

## الباب الرابع

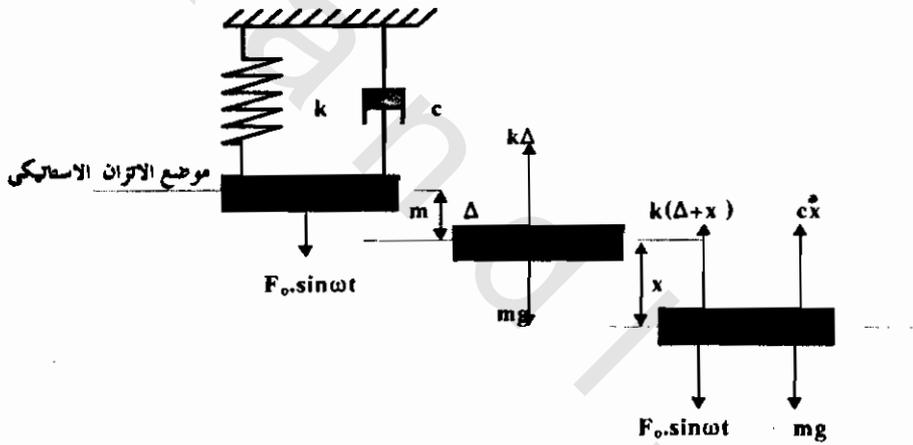
# الامتزاز الجبري أو التفسري

obeykandi.com

1- مقدمة:

الاهتزاز الجبرى او الحركة المثارة توافقيا (Forced vibration or Harmonically Excited Motion) كثيرا ما نجدها فى المنظومات الميكانيكية والتي تحدث غالبا نتيجة عدم التوازن فى الماكينات الدوارة او نتيجة تأثير قوة خارجية تؤثر فى المنظومة ، ونظرا لان الحركة التوافقية التى يمكن تمثيلها بأى من الدالتين جيب أو جيب التمام (sine or cosine) تكون اقل احتمالا للحدوث من الحركة الدورية التى تكور نفسها كل فترة زمنية ، وان معرفة سلوك المنظومة التى تتعرض الى إثارة توافقية يعتبر عمل اساسى لمعرفة كيفية إستجابة المنظومة الى أنواع الاثارة الاكثر عمومية ويمكن ان تكون الاثارة التوافقية فى صورة إزاحة لبعض النقاط فى المنظومة او قوة خارجية تؤثر فى المنظومة والتي يمكن تمثيلها بأى من العلاقات الاتية:.....  $F_0 \sin \omega t$  ,  $F_0 \cos \omega t$  ,  $F_0 e^{i\omega t}$  .....

2- إستنتاج معادلة الحركة لمنظومة ذات خمد وتتكون من نابض وخامد وكتلة تحت تأثير قوة خارجية



الشكل (4-1) يوضح منظومة ذات تناؤل لزوج مع إثارة توافقية

المنظومة المبينة بالشكل (4-1) هى منظومة ذات درجة حرية واحدة مع وجود خمد لزوج تؤثر عليه قوة إستتارة  $F_0 \sin \omega t$  وسرعتها الزاوية  $\omega$  وتنتج هذه القوة من الة غير متوازنة او اى مؤثر خارجى ، وباستخدام قانون نيوتن الثانى للحركة يمكن إستنتاج معادلة الحركة للمنظومة كما يلى:

$$\begin{aligned} \therefore m \ddot{x} &= \sum F \text{ in } x \text{ - direction} \\ \therefore m \ddot{x} &= -k(x + \Delta) - c \dot{x} + mg + F_0 \sin \omega t \quad , \quad \therefore k\Delta = mg \\ \therefore m \ddot{x} + c \dot{x} + kx &= F_0 \sin \omega t \dots\dots\dots (4-1) \end{aligned}$$

والمعادلة (4-1) هي معادلة تفاضلية من الدرجة الثانية وغير متجانسة لان الطرف الايمن لايساوى صفر ، ولهذا يكون للمعادلة حل عام يتكون من جزئين ، أحدهما يسمى بالحل المتمم او الحل الانتقالي  $x_c(t)$

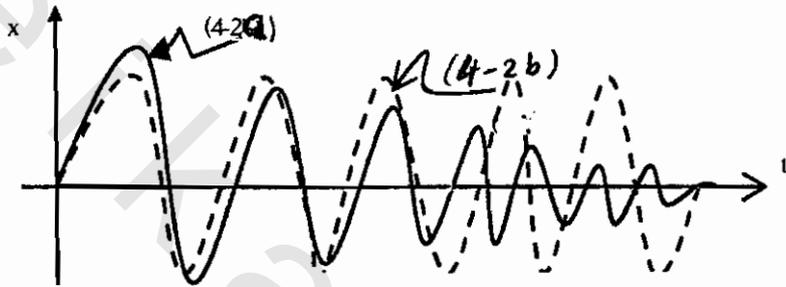
$x_c(t) = \text{The Complementary or The Transient Solution} \dots\dots\dots$

وهذا الحل لايدوم لانه يتلاشى بسرعة ولهذا يسمى بالحل العابر أيضا وهذا الحل يحدث عندما تكون المعادلة متجانسة كما سبق إستنتاجه في الباب الثالث والجزء الثاني من الحل يسمى بالحل المستقر  $x_p(t)$

3- إيجاد حل معادلة الحركة التفاضلية في الحالة المستقرة  $x_p(t)$  بيانيا:

$x_p(t) = \text{The Particular integral or The Steady State Solution} .$

ويكون نتيجة لاهتزاز الالة الغير متوازنة او نتيجة تأثير قوة خارجية على الالة وهذا الحل يدوم بدوام او باستمرار تأثير المؤثر الخارجى ولهذا فسيفتصر الشرح فى هذا الباب على الحل المستقر لاهميتة العلمية ويبين الشكلان (4-2a), (4-2b) الاهتزاز فى حالة الاستجابة العابرة وفى الحلة المستقرة.



الشكل (4-2a) يوضح الاهتزاز الحر في حالة الاستجابة العابرة

الشكل (4-2b) يوضح الاهتزاز في حالة المستقرة

يلاحظ ان الاهتزاز فى الحالة المستقرة ليس له نفس زاوية الطور ، أى ليس متطاورا مع الاستثارة ويعود التغيير فى زاوية الطور والذي يعتمد على تردد الاستثارة الى وجود الخمد فى المنظومة اى ان فى فترة الاهتزاز المستقر تتأثر المجموعة بتردد القوة الخارجية ، وتهتز تبعا لها، غير ان زاوية وجة الازاحة (phase angle) قد تكون مختلفة عن زاوية وجة القوة وبناءا على ذلك ولكى نوجد قيمة إتساع الذنبية وإزاحة وجهها يلزم التعويض فى معادلة الحركة (4-1) للمنظومة الميينة بالشكل (1- 4) عن مقدار الازاحة x بالعلاقة التالية:

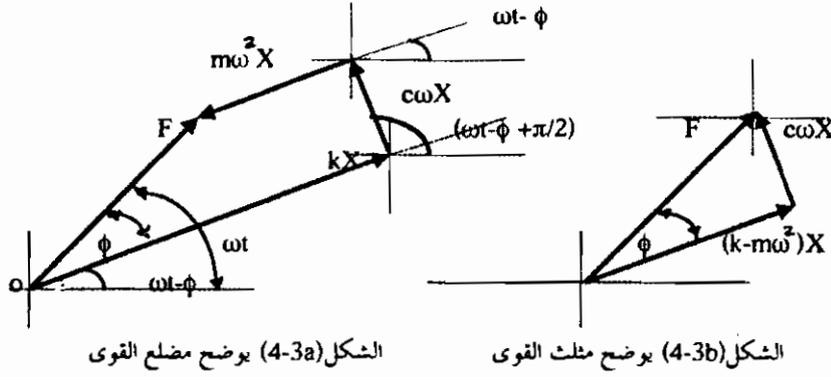
$$x(t) = X \sin(\omega t - \phi) \dots\dots\dots (4-2)$$

$$\dot{x}(t) = \omega X \cos(\omega t - \phi) = \omega X \sin\left(\omega t - \phi + \frac{\pi}{2}\right) \quad \therefore \quad \ddot{x}(t) = -\omega^2 X \sin(\omega t - \phi)$$

وبالتعويض عن كل من  $\ddot{x}$  ,  $\dot{x}$  ,  $x$  فى معادلة الحركة (4-1) ينتج ان:

$$-m\omega^2 X \sin(\omega t - \phi) + c\omega X \sin\left(\omega t - \phi + \frac{\pi}{2}\right) + kX \sin(\omega t - \phi) = F_0 \sin(\omega t) \dots (4-3)$$

حيث  $x(t)$  هي الازاحة displacement ،  $X$  هي السعة the amplitment ويمكن تمثيل معادلة الحركة (4-3) بيانيا كما يلي:



الشكل (4-3a) بوضع مضع القوى

الشكل (4-3b) بوضع مثلث القوى

نلاحظ من مضع القوى انه يمكن تمثيل القوى المؤثرة في المنظومة بيانيا كما بالمعادلة (4-3) حيث يمكن تمثيل قوة الاستثارة  $F_0$  والتي تؤثر بزاوية  $\omega t$  كمتجه يميل على الافقى بزاوية  $\omega t$  ونلك من نقطة الاصل (o) وكذلك يمكن تمثيل القوة  $(kX)$  كمتجه يؤثر بزاوية  $(\omega t - \phi)$  ثم باختيار مقياس رسم مناسب لتمثيل هذه القوى بالمتجهات يمكن تحديد طول كل منها اى انه بعد تحديد طول المتجه  $kX$  عدديا كما سيلي شرحه في الامثلة العددية يتم اختيار محورين آخرين ويتم رسم المتجه من نقطة تقاطعهما والذي يمثل القوة  $c\omega X$  والذي يميل على الافقى بزاوية  $(\omega t - \phi + \pi/2)$  ، وبالمثل يمكن تحديد طول المتجه الممثل للقوة  $(-m\omega^2 X)$  يتم رسم محورين آخرين ومن نقطة تقاطعهما يتم رسم المتجه الممثل لهذه القوة والذي يميل على الافقى بزاوية  $(\omega t - \phi)$  ونظرا لان اشارة سالبة فيكون اتجاه المتجه الممثل للقوة  $kX$  وبالتالي يتقابل المتجه الممثل للقوة  $F_0$  مع المتجه الممثل للقوة  $(-m\omega^2 X)$  في نقطة ، وبهذا يكتمل رسم مضع القوى المبين بالشكل (4-3a) ، اما بالنسبة لمثلث القوى فهو نفسة مضع القوى الا ان اخذنا محصلة القوتين  $(kX)$  ،  $(-m\omega^2 X)$  وتكون محصلتهما الفرق بينهم كما ممثل بالمتجه  $(kX - m\omega^2 X)$  بمثلث القوى المبين بالشكل (4-3b) ومنة يمكن استنتاج مايلي:

$$\therefore F_0^2 = (kX - m\omega^2 X)^2 + (c\omega X)^2 = [(k - m\omega^2)^2 + (c\omega)^2] X^2$$

$$\therefore X = \frac{F_0}{\sqrt{(k - m\omega^2)^2 + (c\omega)^2}} \dots \dots \dots (4-4)$$

وبالتعويض من المعادلة (4-4) في المعادلة (4-2) ينتج الحل الخاص  $x_p(t)$  كما يلي:

$$\therefore x_p(t) = X \sin(\omega t - \phi) \quad \therefore x_p(t) = \frac{F_0 \sin(\omega t - \phi)}{\sqrt{(k - m\omega^2)^2 + (c\omega)^2}} \dots \dots \dots (4-5)$$

وبقسمة البسط والمقام للمعادلة (4-4) على  $k$  نحصل على مايلي:

$$\therefore X = \frac{F_0/k}{\sqrt{\left(\frac{k - m\omega^2}{k}\right)^2 + \left(\frac{c\omega}{k}\right)^2}} \quad , \quad \therefore \omega^2 = \frac{k}{m} \quad , \quad c = 2\xi m\omega_n$$

$$\therefore X = \frac{F_0/k}{\sqrt{\left(1 - \frac{\omega^2}{\omega_n^2}\right)^2 + \left(\frac{2\xi m \omega_n \omega}{k}\right)^2}} = \frac{F_0/k}{\sqrt{(1-r^2)^2 + (2\xi r)^2}} \dots\dots\dots(4-6)$$

where  $r = \text{ratio of frequency} = \frac{\omega}{\omega_n}$

$$\therefore X \left(\frac{k}{F_0}\right) = R = \frac{1}{\sqrt{(1-r^2)^2 + (2\xi r)^2}} = \text{the magnification factor} \dots\dots\dots(4-7)$$

حيث  $\frac{\omega}{\omega_n}$  هي نسبة السرعات او نسبة التردد بين سرعة او تردد قوة الاستثارة ( $\omega$ ) وبين التردد الطبيعي للمنظمة  $\omega_n$  بينما  $R$  تسمى بمعامل التكبير (the magnification factor) ويمكن إيجاد زاوية

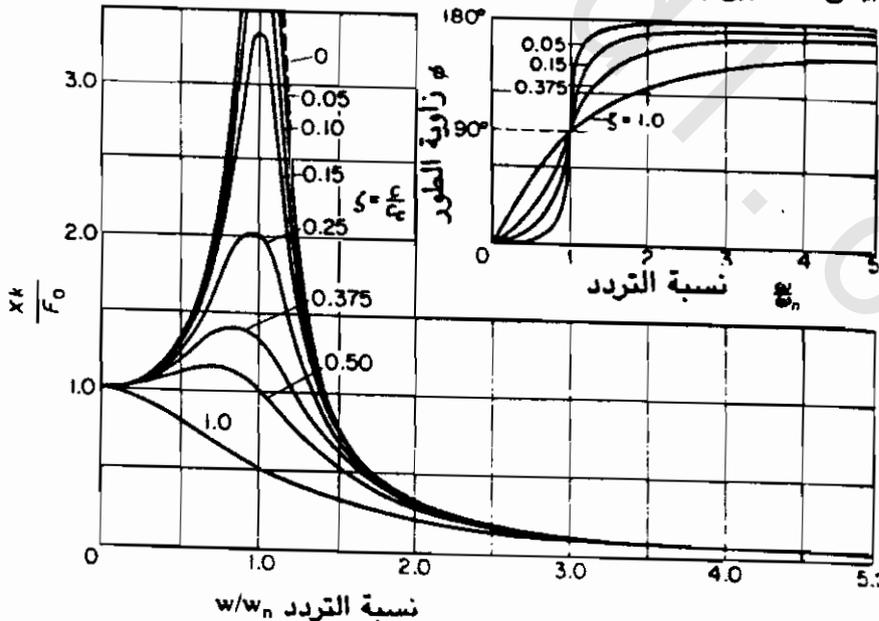
الطور من متك القوى المبين بالشكل (4-3b) كما يلي:

$$\therefore \tan \phi = \frac{c\omega X}{(k - m\omega^2)X} = \frac{c\omega}{(k - m\omega^2)} \dots\dots\dots(4-8)$$

وبقسمة البسط والمقام للمعادلة (4-8) على  $k$  نحصل على:

$$\therefore \tan \phi = \frac{2\xi m \omega_n \omega}{k - m\omega^2} = \frac{2\xi r}{1 - r^2} \therefore \phi = \tan^{-1} \left( \frac{2\xi r}{1 - r^2} \right) \dots\dots\dots(4-9)$$

حيث  $\phi$  هي زاوية الطور للازاحة بالنسبة الى قوة الاستثارة، والمعادلتان (4-6)، (4-9) تدل على ان السعة اللابعدية  $X$  وزاوية الطور  $\phi$  هما دالتان في نسبة التردد ( $r$ ) وعامل الخمد او التضاؤل ( $\xi$ ) فقط، ويمكن رسم المخطط لياني كما مبين بالشكل (4-4)



الشكل (4-4) يوضح العلاقة بين نسبة التردد وبين كل من معامل التكبير ( $R$ ) وبين زاوية الطور ( $\phi$ )

حيث يتضح من ان عامل الخمد له تأثير كبير على السعة وزاوية الطور في مجال التردد بالقرب من مرحلة الرنين وكذلك معرفة الكثير عن سلوك المنظومة ، حيث السعة اللاعبدية يمكن تمثيلها بالمعادلة (4-7) التي تمثل معامل التكبير ( R ) ، ونلاحظ من الشكل (4-4)

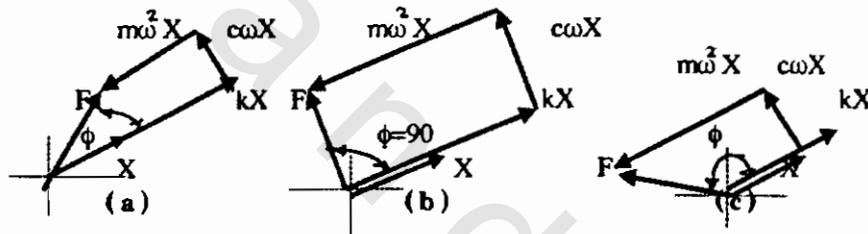
ما يلي:-

1- تبدأ الدالة بقيمة الوحدة عندما تتعدم نسبة التردد (  $r=0$  ) ، وتؤول الدالة الى الصفر عندما تصل نسبة التردد الى مالانهاية.

2- في حالة الكبت الصغير يكون للدالة نهاية عظمى بالقرب من مرحلة الرنين (resonance) أى عندما يتساوى الترددان ، أى ان تردد قوة الاستثارة (  $\omega$  ) يساوى التردد الطبيعي (  $\omega_n$  ) للمنظومة ، وتؤول الدالة الى مالانهاية.

3- نلاحظ ايضا من مخطط القوى بالشكل (4-3) انه يمكن دراسة المناطق المناظرة لقيم نسبة التردد المختلفة كما يلي:-

أ- عندما تكون نسبة التردد أقل بكثير من الواحد أى ان (  $r \ll 1$  ) تكون كل من قوة التضائل او قوة القصور الذاتى صغيرة وتؤدى الى زاوية طور  $\phi$  صغيرة ، وبذلك يكون مقدار القوة المؤثرة مسلويا تقريبا الى قوة النابض كما مبين بالشكل (4-5a).



الشكل (4-5 a,b,c) يوضح علاقة المتحة في الاهتزاز القسرى.

ب- عندما تكون نسبة التردد ( r ) تساوى الوحدة فان زاوية الطور تكون قائمة (  $\phi=90$  ) ، ويظهر بمخطط القوى كما بالشكل (4-5b) وتكون قوة القصور الذاتى متوازنة بواسطة قوة النابض ، بينما تتغلب قوة الاستثارة على قوة الخمد (قوة التضائل) ويمكن إيجاد السعة عند الرنين إما من المعادلة (4-6) او من المعادلة (4-7) او من الشكل (4-5b).

ج- عندما تكون نسبة التردد أقل بكثير من الواحد أى ان (  $r \ll 1$  ) تقترب الزاوية  $\phi$  من 180 درجة وتمتد القوة المؤثرة للتغلب على قوة القصور الذاتى الكبيرة كما مبين بالشكل (4-5c).

د- يلاحظ ان المقدار  $x_s = \frac{F_0}{k}$  يسمى بالانحراف الاستاتيكي static deflection تحت تأثير القوة  $F_0$  ، X تسمى بالسعة الديناميكية the dynamic amplitude ويمكن كتابة المعادلة (4-6) على الصورة التالية:

$$x = \text{the dynamic amplitude} = \frac{x_s}{\sqrt{(1-r^2)^2 + (2\xi.r)^2}}$$

وبالتالى نجد ان R تسمى بمعامل التكبير او نسبة الازاحة .

The magnification factor , or Amplification factor , or Displacement ratio.

$$R = \frac{x}{x_s} = \frac{1}{\sqrt{(1-r^2)^2 + (2\zeta r)^2}} \dots \dots \dots (4-10)$$

أوهو المعامل الذى يضرب فى الانحراف الاستاتيكي تحت تأثير القوة  $F_0$  لينتج سعة الاهتزاز كما ان معامل التكبير يتوقف على عامل الخمد ( $\zeta$ ) وعلى نسبة السرعة او نسبة التردد ( $r$ ) كما موضح بالمعادلة.

#### 4- استنتاج الحل العام للمعادلة التفاضلية لمعادلة الحركة للمنظومة الميمنة بالشكل (4-1) والمثارة

توافقيا بالقوة  $F_0 \sin \omega.t$  حيث انها تتكون من جزئين وهما :

أولاً- الحل المتمم  $x_c(t) = the\ complementary\ solution$  ويسمى ايضا بالحل الانتقالي او بالحل العابر لانه يتلاشى بسرعة وغير مستديم ويكون هذا الحل على صورة المعادلة الاية:  $x_c(t) = Ae^{s_1 t} + Be^{s_2 t}$  حيث  $A, B$  ثابتة إختيارية تحدد من الاحوال الابتدائية المفروضة على المنظومة ، وإن  $s_1, s_2$  هما جذور المعادلة المتجانسة والتي سبق إيجادهم فى الباب السابق وهما

$$s_{1,2} = \frac{-c}{2m} \pm \sqrt{\left(\frac{c}{2m}\right)^2 - \frac{k}{m}}$$

المعادلة ، ومن ذلك يمكن ان تكون قيمتى الجذرين حقيقتين ومختلفتين او حقيقتين ومتساويتين او مركبتين ومترافقتين اعتمادا على مقدار عامل الخمد  $\zeta$  وهل هو اكبر من او مساوى او اقل من الواحد كما سبق شرحه بالتفصيل فى الباب السابق وهذا الحل المتمم يمثل الجزء التجانس من المعادلة (4-1) ، وقد سبق إيجاد ثلاث حالات مختلفة للخمد والتي تتوقف على قيمة عامل الخمد كما يلى:-

1- إذا كان عامل الخمد  $\zeta > 1$  وهى حالة الخمد الزائد تكون قيمة الجذرين حقيقية وسالبة ومختلفة، وعندها تكون الحركة التذبذبية غير ممكنة من الحل المتمم لمعادلة الحركة بصرف النظر عن الشروط او الظروف

$$x_c(t) = Ae^{-s_1 t} + Be^{-s_2 t} \quad \text{المعادلة الاية}$$

2- اذا كان عامل الخمد  $\zeta = 1$  وهى حالة الخمد الحرج يكون الجذرين متساوين وسالبين  $s_1 = s_2 = -\omega_n$  وتكون الحركة غير ترددية أى غير تذبذبية وتصل الى الصفر فى النهاية

$$x_c(t) = (A + Bt).e^{-\omega_n t} \quad \text{الصورة}$$

3- إذا كانت  $\zeta < 1$  وهى حالة الخمد الناقص تكون قيمة الجذرين مركبتين ومترافقتين

$$s_{1,2} = \omega_n \left( -\zeta \pm j\sqrt{1-\zeta^2} \right)$$

الدائرى ذات الخمد اللزج ( $\omega_d$ ) ويكون الحل على صورة المعادلة التالية:

$$x_c(t) = e^{-\zeta \omega_n t} (A_1 \cos \omega_d t + A_2 \sin \omega_d t)$$

$$\text{or } x_c(t) = Ae^{-\zeta \omega_n t} \cdot \sin(\omega_d t + \phi) \quad \text{where } C = \sqrt{A_1^2 + A_2^2} \quad , \quad \phi = \tan^{-1} \frac{A_1}{A_2}$$

وهي تمثل حركة توافقية ذات تردد طبيعي دائري ذات حُمد لزوج  $\omega_d$  وسعة  $Ae^{-\zeta\omega_d t}$  والتي تتناقص أسياً مع الزمن كما ذكرنا ذلك في حالة التناقص اللوغارتمى.

ثانياً - الحل الخاص أو الجزئي  $x_p(t) = the particular solution$  وقد تم إستنتاجة تحليلياً ويمكن إستنتاجة نظرياً كما يلي:

نفرض ان الحل الخاص يمثل بمعادلة الازاحة التالية:

$$x_p(t) = B_1 \sin(\omega t) + B_2 \cos(\omega t) \dots \dots \dots (4-11)$$

وبتفاضل الازاحة بالنسبة للزمن ؛ نحصل على السرعة  $\dot{x}_p(t)$  وبتفاضل السرعة بالنسبة للزمن ايضاً نتج العجلة  $\ddot{x}_p(t)$  كما بالمعادلات الآتية:

$$\dot{x}_p(t) = B_1 \omega \cos(\omega t) - B_2 \omega \sin(\omega t) \dots \dots \dots (4-12)$$

$$\ddot{x}_p(t) = -B_1 \omega^2 \sin(\omega t) - B_2 \omega^2 \cos(\omega t) \dots \dots \dots (4-13)$$

وبالتعويض من المعادلات (4-11, 12, 13) في المعادلة التفاضلية (4-1) نحصل على ملياتى:

$$\begin{aligned} \therefore m[-B_1 \omega^2 \sin(\omega t) - B_2 \omega^2 \cos(\omega t)] + c[B_1 \omega \cos(\omega t) - B_2 \omega \sin(\omega t)] + k[B_1 \sin(\omega t) + B_2 \cos(\omega t)] &= F \sin(\omega t) \\ \therefore -[B_1 \omega^2 m] \sin(\omega.t) - [B_2 \omega^2 m] \cos(\omega.t) + [cB_1 \omega] \cos(\omega.t) - [B_2 c \omega] \sin(\omega.t) & \\ + k B_1 \sin(\omega.t) + k B_2 \cos(\omega.t) &= F \sin(\omega.t) \\ \therefore [(k - m\omega^2) B_1 - c\omega B_2] \sin(\omega.t) + [(k - m\omega^2) B_2 + c\omega B_1] \cos(\omega.t) &= F \sin(\omega.t) \dots \dots (4-14) \end{aligned}$$

وبالتعويض عن  $(\omega t = 90^\circ)$  في المعادلة (4-14) ينتج ان:

$$[(k - m\omega^2) B_2 + c\omega B_1] = F \dots \dots \dots (4-15)$$

وعندما  $(\omega t = 0^\circ)$  ينتج ان:

$$[(k - m\omega^2) B_2 + c\omega B_1] = 0 \dots \dots \dots (4-16)$$

ويحل المعادلتين (4-15) ، (4-16) معا يمكن الحصول على كل من  $B_1$  ،  $B_2$  وذلك بضرب المعادلة (4-15) في  $(c\omega)$  وبضرب المعادلة (4-16) في  $(k - m\omega^2)$  ثم بالطرح بينهم نحصل على ما يلي:

$$\therefore B_2 = \frac{-Fc\omega}{[(k - m\omega^2)^2 + (c\omega)^2]} \dots \dots \dots (4-17)$$

وبالتعويض عن  $B_2$  في المعادلة (4-16) نحصل على:

$$B_1 = \frac{F(k - m\omega^2)}{[(k - m\omega^2)^2 + (c\omega)^2]} \dots \dots \dots (4-18)$$

وبالتعويض عن قيم  $B_1$  ،  $B_2$  في المعادلة (4-11) نحصل على الحل الخاص لمعادلة الحركة التفاضلية (4-1) كما يلي:

$$\therefore x_p(t) = \frac{F[(k - m\omega^2) \sin(\omega t) - c\omega \cos(\omega t)]}{[(k - m\omega^2)^2 + (c\omega)^2]} \dots \dots \dots (4-19)$$

ان الحل الخاص لمعادلة حركة المنظومة ذات الخمد والتي تؤثر فيها قوة الاستثارة  $F \sin(\omega t)$  يمكن كتابتها على صورة المعادلة التالية:

$$\therefore x_p(t) = \frac{F \cdot \sin(\omega t - \phi)}{\sqrt{(k - m\omega^2)^2 + (c\omega)^2}} \dots \dots \dots (4-20)$$

حيث الزاوية  $\phi$  هي زاوية الطور ويمكن إيجادها من العلاقة التالية:

$$\phi = \tan^{-1} \frac{c\omega}{(k - m\omega^2)} = \tan^{-1} \frac{2\xi \cdot r}{1 - r^2}$$

حيث  $\omega$  هي التردد الدائري لقوة الاستثارة ،  $r$  هي نسبة الترددات ، وتكون  $X$  هي السعة في الحالة المستقرة. i.e  $X$  is the amplitude of the steady state response and  $\phi$  the phase lag for  $x_p(t)$  with respect to  $F \cdot \sin(\omega t)$ .

مما سبق يمكن كتابة الحل العام لمعادلة الحركة التفاضلية (4-1) كما يلي:

$$\therefore x(t) = x_c(t) + x_p(t) = Ae^{s_1 t} + Be^{s_2 t} + \frac{F \cdot \sin(\omega t - \phi)}{\sqrt{(1 - r^2)^2 + (2\xi r)^2}} \dots \dots \dots (4-21)$$

وبذلك يكون تم البرهان على ان الحل الخاص لة نفس تردد الاستثارة وانه الاهتزاز في الحالة المستقرة للمنظومة . وكذلك تعتمد سعة الاهتزاز في الحالة المستقرة على سعة وتردد الاستثارة وتكون سعة الاهتزاز محدودة بعامل الخمد فقط عند مرحلة الرنين اى عندما يتساوى التردد الطبيعي مع تردد الاستثارة ، وان التحليل التفصيلي لهذة المنظومة العامة ذات درجة الحرية الواحدة مفيد جدا ، حيث يوضح مفاهيم التردد الطبيعي وتأثير الخمد على حركة المنظومة التذبذبية وكذلك على إستجابة المنظومة للاستثارة.

#### 5- طريقة إستجابة التردد Frequency Response Method

هذه الطريقة تتم باستخدام تحليل توافقي لاستجابة التردد وذلك بعد إعطاء المنظومة إستثارة جيبيية (A sinusoidal excitation) ويتم عند مدى عالى من التردد والتي تظهر في صورة تردد جيبي (sinusoidal frequency) والتي يمكن التحقق منها نظريا بالمعادلات التفاضلية ، ولكن الطريقة العامة المتبعة فى قياس الاهتزاز طبقا لطيف فورير fourior spectrum وذلك باستخدام أجهزة القياس والكمبيوتر وتظهر هذه الترددات على شكل نبضات على شاشة الكمبيوتر (الحاسوب) واصبح إختبار النبضة pulse testing مألوف ومحبوب لمعظم الباحثين حيث يعبر عن تردد الاستجابة المعطاة بتلك النبضات والتي تكون اسهل واسرع فى قياس الاهتزاز وتنقسم هذه الطريقة الى:-

#### أولاً- طريقة الممانعة الميكانيكية The mechanical impedance method

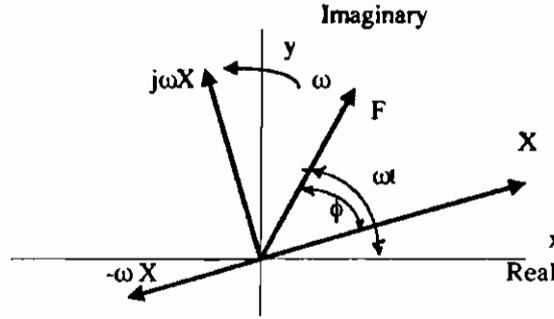
هى عبارة عن تحليل توافقي harmonic analysis والتي تمثل معادلة الحركة بدوال جيبيية sinusoidal fuactions يعبر عنها بمنحنيات دورانية ، ومعادلة الحركة (4-1) للمنظومة ذات درجة الحرية الواحدة المبينة بالشكل (4-1) ومعادلة الازاحة (4-2) يمكن إعتبارهم إستجابة هذة المنظومة

في الحالة المستقرة ، وباستخدام التمثيل المتجهي للحركة التوافقية فانه يمكن كتابة المعادلتين (4-1) ، (4-2) على الصورة التالية:

$$m \ddot{x} + c \dot{x} + kx = \bar{F} e^{j\omega t} \dots\dots\dots (4-21)$$

$$x = \bar{X} e^{j\omega t} \dots\dots\dots (4-22)$$

والتي يمكن تمثيلها بيانيا بالشكل (4-6).



الشكل (4-6) يوضح متجهات الازاحة والسرعة والمجلة

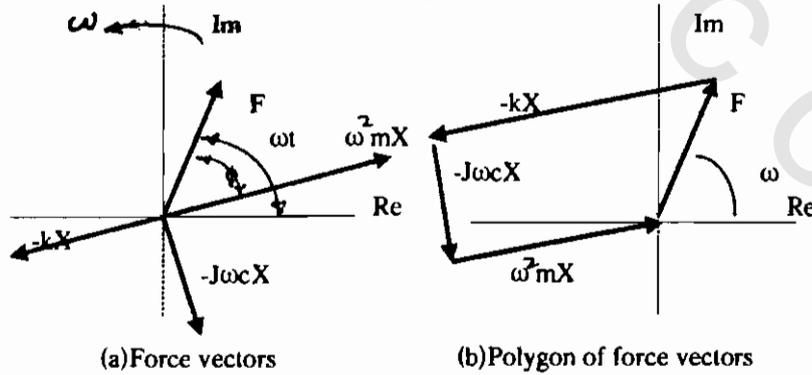
حيث ان القوة والازاحة تمثل بالمتجهين  $F = \bar{F} e^{j\omega t}$  ،  $x = \bar{X} e^{j\omega t}$  كما بالشكل (4-6) ، ويمكن إيجاد كل من السرعة والمجلة بتفاضل الازاحة بالنسبة للزمن كما بالمعادلتين الاتيتين:

$$\frac{d}{dt}(x) = \frac{d}{dt}(X e^{j\omega t}) = j\omega X e^{j\omega t} = j\omega X \dots\dots\dots (4-23)$$

$$\frac{d^2}{dt^2}(x) = \frac{d}{dt}(j\omega X e^{j\omega t}) = (j\omega)^2 X e^{j\omega t} = -\omega^2 X \dots\dots\dots (4-24)$$

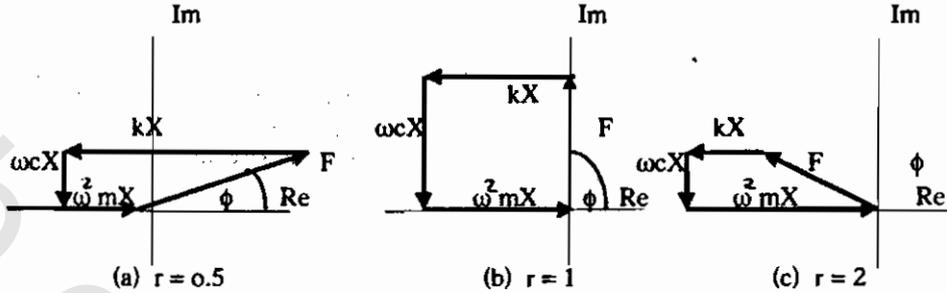
| Element | Symbol | Impedance     |
|---------|--------|---------------|
| Mass    | m      | $-\omega^2 m$ |
| Damper  | c      | $J\omega c$   |
| Spring  | k      | k             |

ونظرا لان قوة النابض تقاوم الازاحة ولذلك يكون متجة قوة مقاومة النابض  $-kx$  وكذلك متجة الخمد يمثل بالعلاقة  $-J\omega c x$  ومتجة قوة القصور الذاتي  $-\omega^2 m x$  ولذلك فان القوى التوافقية يمكن الحصول عليها بجمع كل هذه المتجهات ورسمها في مضع للقوة كما بالشكل (4-7a,b)



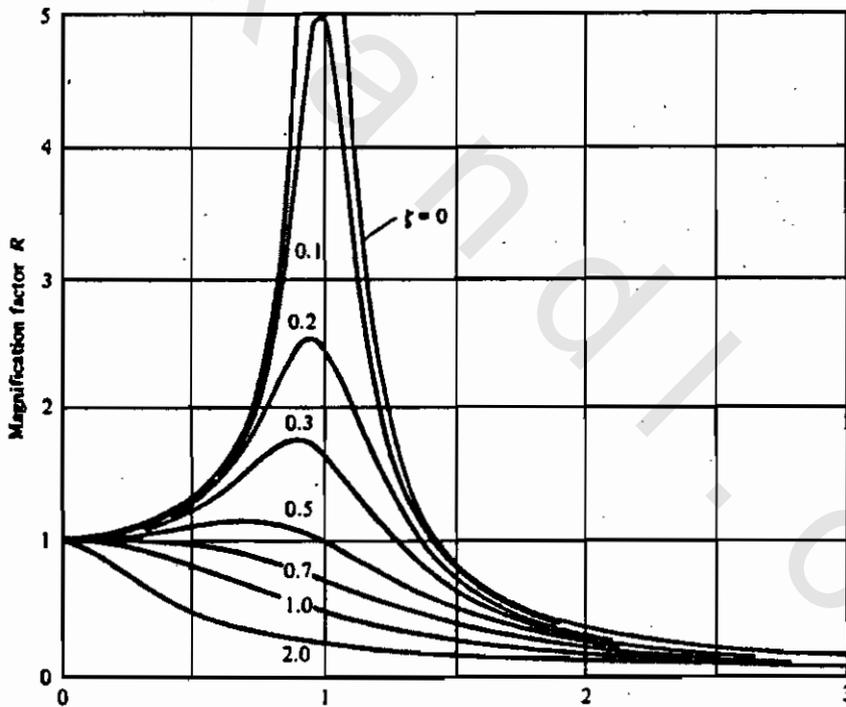
الشكل (4-7a,b) يمثل المتجهات التوافقية لكل من النابض والحمد وقوة القصور الذاتي وقوة الاستشارة.

وبالرغم من أن هذه المتجهات دورانية ولكن زوايا الطور لها ثابتة وفي حالة الاتزان الديناميكي فإن جمع متجهات القوى الناتجة من النابض والخامد والكتلة تساوي في المقدار وتتأخر تطبيق القوى الموضحة بالمعادلة (4-21)، ولهذا فإن متجهات القوى يمكن تمثيلها بمضلع مقل كما بالشكل (4-7b) والشكل (4-8) يوضح علاقة المتجهات مع قوة الاستثارة  $\bar{F}$  عندما  $r=0.5, 1, 2$  أي عندما  $r < 1, r = 1, r > 1$

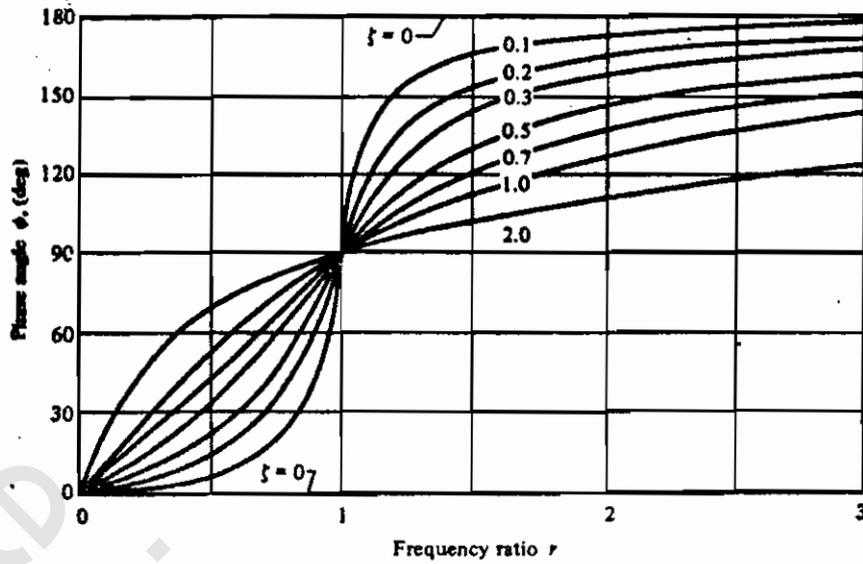


الشكل (4-8) يوضح مضلع القوى لمتجهات القوى عندما ( $r = 0.5, r = 1, r = 2$ ) مع ثبات القوة  $F$

ونلاحظ أن هذه القيم لنسبة التردد ( $r$ ) وزوايا الطور ( $\phi$ ) يمكن مقارنتها مع الشكلين (4-9), (4-10).



الشكل (4-9) يوضح العلاقة بين معامل التكبير ( $R$ ) ونسبة التردد ( $r$ ) كما بالمنظومة (4-1).



الشكل (4-10) يوضح العلاقة بين زاوية الطور  $(\phi)$  ونسبة التردد كما بالمنظومة (4-1)

ولذلك يتضح من الشكلين (10, 9-4) السعات النسبية the relative amplitudes وزوايا الطور the phase angles للمتجهات حيث ان دوران المتجهات يكون في إتجاه عقرب الساعة وبمقدار الزاوية  $(\omega t - \phi)$  وبذلك تعتبر تلك الزاوية خط للقياس the datum of measurement .

والازاحة  $x(t)$  يمكن إيجادها بالتعويض من المعادلة (4-22) فى المعادلة (4-21) فنحصل على:

$$[(j\omega)^2 m + (j\omega)c + k]\bar{X} = \bar{F} \dots \dots \dots (4-25)$$

$$\text{or } \bar{X} = \frac{\bar{F}}{k - \omega^2 m + j\omega.c} = X e^{-j\phi} \dots \dots \dots (4-26)$$

$$\text{where } X = |\bar{X}| = \frac{F}{\sqrt{(k - \omega^2 m)^2 + (\omega.c)^2}} = \frac{F}{k} R \dots \dots \dots (4-27)$$

$$\therefore -\phi = \angle \bar{X} = -\tan^{-1} \frac{\omega.c}{k - \omega^2 m} \dots \dots \dots (4-28)$$

حيث R هي معامل التكبير،، ولذلك فان الكمية  $(k - \omega^2 m + j\omega.c)$  فى المعادلة (4-25) حيث  $(j^2 = -1)$  تسمى بالممانعة الميكانيكية للمنظومة the mechanical impedance ويكون هو طول القوة لوحدة الازاحة ، وهذا التعريف يكون مناسب مع قانون نيوتن للحركة كما بالمعادلة (4-25) حيث العناصر هي الكتلة والناقص والخامد وهي مناسبة ومتوافقة مع الممانعة الميكانيكية حيث تمثل العناصر كما بالجدول السابق، ولذلك يمكن تعريف الممانعة الميكانيكية بالقوة لكل وحدة سرعة (Force per unit velocity)

ثانياً-دالة الانتقال الجيبى Sinsoidal transfer function

الدالة الانتقالية هي نموذج رياضى يعرف العلاقة بين الداخلى (Input) والخارج (Output) لمنظومة

فيزيائية ، فاذا كان للمنظومة دخل وخرج واحد فقط فانه يمكن تمثيلها بشكل او مخطط بياني كما مبين بالشكل (4-11) .

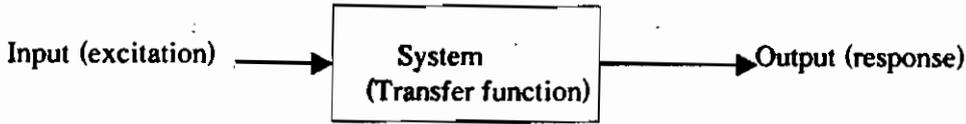


Fig.(4-11)Block diagram of linear systems

وان إستجابة المنظومة  $x(t)$  تحدث نتيجة قوة الاستثارة  $F(t)$  حيث يسمى  $x(t)$  بالخرج (the output) ، وقوة الاستثارة  $F(t)$  بالدخل (the input) وهذه العلاقة تحدد دالة الانتقال كما يلي:

( Output ) = ( Transfer Function ) . ( Input ) .....(4 - 29)

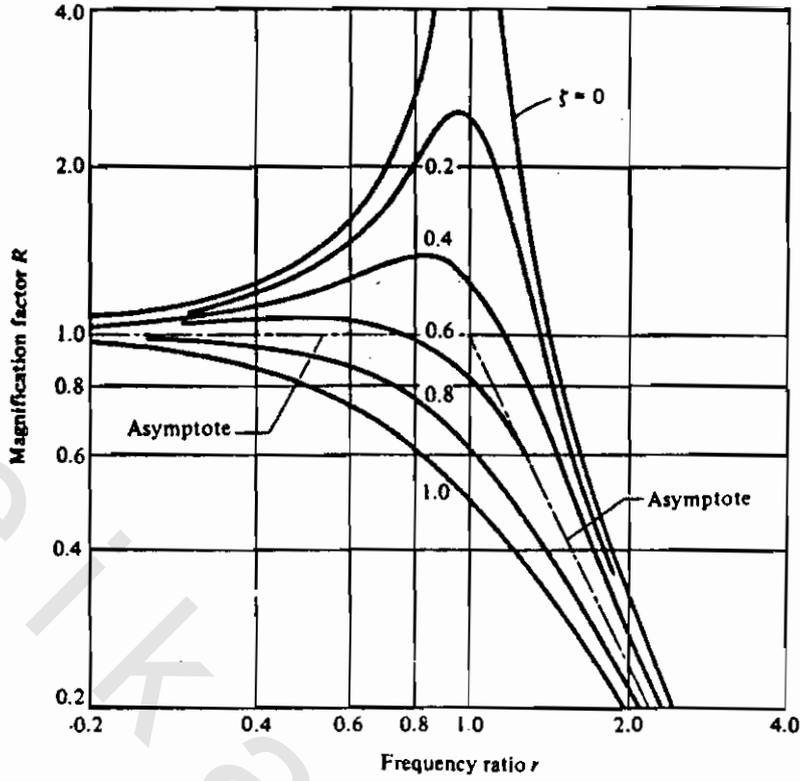
$$\frac{(Output)}{(Input)} = (Transfer Function) \dots\dots\dots(4 - 30)$$

وبطريقة الممانعة الميكانيكية وبالتعويض في معادلة الحركة (4-1) للمنظومة المبينة بالشكل (4-1) عن  $(j\omega)$  بدلالة إشتقاق الزمن فاننا نحصل على المعادلة (4-31)

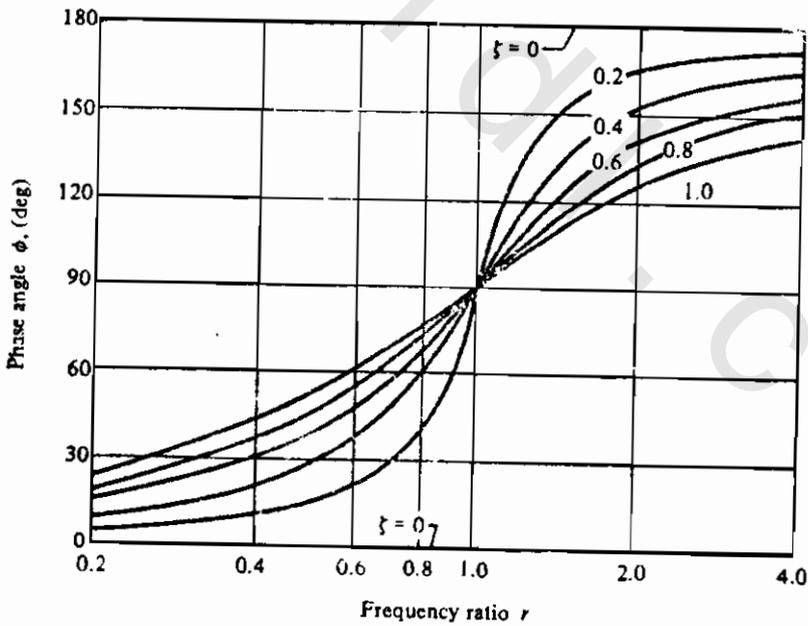
$$\therefore \frac{x}{F}(j\omega) = \frac{1}{(k - \omega^2 m) + j\omega.c} = G(j\omega) \dots\dots\dots(4 - 31)$$

والرمز  $G(j\omega)$  يوضح ان  $G$  دالة في  $\omega$  ، ونظرا لان  $\left(\frac{x}{F}\right)$  دالة ايضا في  $\omega$  لذلك فان هذا الرمز لايتضح انه ناتج عن  $\left(\frac{x}{F}\right)$

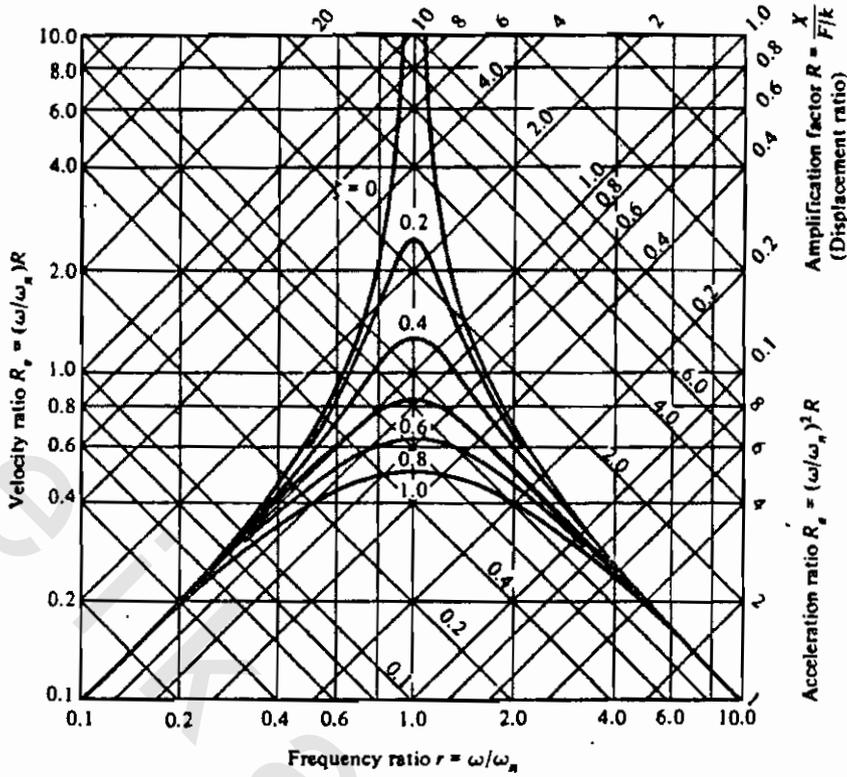
ولذلك فان العلاقة  $(J\omega).G(j\omega)$  يعبر عنها بانها دالة الانتقال الجيبية للمنظومة. ، وبمقارنة المعادلات (4-27) ، (4-31) يتضح ان دالة الانتقال هي تكنيك (technique) او تعريف اخر لعرض وتمثيل المعطيات لاستجابة التردد للمنظومة. ولذلك نجد ان المعطيات المعطاة بالاشكال ، (4-10) (4-12) ، (4-13) ، (4-14) (4-9) هي مخططات لابعدية nondimensional plots لدالة الانتقال الجيبية وان دالة الانتقال لمنظومة معقدة او مركبة (a complex system) يمكن ايجادها من معطيات الاختبار (test data) ولهذا فانه يمكن التأكد او التحقق منها بواسطة معطيات إختبار إستجابة التردد frequency response test ولذلك فان دالة الانتقال المعرفة بالمعادلة (4-29) تكون كعامل ، حيث تعرف بالنسبة بين الخرج لكل وحدة دخل the ratio of output per unit input



الشكل (4-12) يوضح العلاقة بين معامل التكبير ( $R$ ) ونسبة التردد ( $r$ ) للمنظومة المبينة بالشكل (1-4)



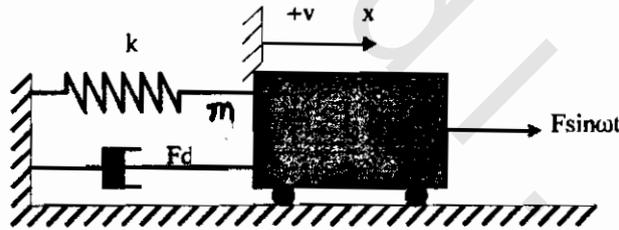
الشكل (4-13) يوضح العلاقة بين زاوية الطور ( $\phi$ ) ونسبة التردد ( $r$ ) للمنظومة المبينة بالشكل (4-1)



الشكل (4-14) يوضح العلاقة بين معامل التكبير ( $R$ ) ونسبة التردد ( $r$ ) وبين نسبة التعجيل ونسبة الازاحة مع عامل الخمد ( $\zeta$ ) للمنظومة المبينة بالشكل (4-14)

#### 6- الخمد الكولمب مع قوة الاستثارة التوافقية البسيطة

Exciting Force



الشكل (4-15) يوضح الاهتزاز الجبري لمنظومة ذات درجة حرية واحدة مع الخمد اللزج

استجابة المنظومة المبينة بالشكل (4-15) للخمد الكولمب تحت تأثير قوة الاستثارة التوافقية البسيطة يعبر عنها بمعادلة الحركة الغير خطية وذلك لان قوة الاحتكاك  $F_d$  تكون دائما مقابلة لاتجاه الحركة والتي يعبر عنها بالعلاقة التالية:

$$m \ddot{x} + kx + F_d = F \sin \omega t \dots \dots \dots (4-32)$$

وإذا كانت  $F_d$  كبيرة نسبيا بالمقارنة بقوة الاستثارة  $F$  فان عدم استمرار الحركة للمنظومة سوف

يحدث ولكن القوة  $F_d$  تكون دائما صغيرة لدرجة ان الحل التقريبي يمكن إيجادا بمعادلة الحركة الخطية وذلك عند التعبير عن القوة  $F_d$  مع معامل الخمد اللزج المكافئ  $c_d$  كما بالمعادلة الآتية:

$$c_d = \frac{4F_d}{\pi \omega X} \dots \dots \dots (4-33)$$

حيث  $X$  هي سعة الحركة the amplitude of the motion ويعبر عنها بالمعادلة التالية:

$$X = \frac{F}{\sqrt{(k - m\omega^2)^2 + (c_d \omega)^2}} = \frac{F}{\sqrt{(k - m\omega^2)^2 + \left(\frac{4F_d}{\pi X}\right)^2}} \dots \dots \dots (4-34)$$

ويمكن تعيين معامل التكبير من العلاقة التالية:

$$R = \frac{X}{X_s} = \frac{1}{\sqrt{1 - \left(\frac{4F_d}{\pi F}\right)^2}} \quad \text{where} \quad r = \frac{\omega}{\omega_n} \dots \dots \dots (4-35)$$

مع ملاحظة انه في حالة الرنين فان السعة لا تكون محددة بواسطة الاحتكاك الكولمب

#### 7- الطاقة المبددة بالخمء الكولمب Energy dissipated by coulomb damping

الطاقة المبددة لكل دورة بواسطة قوة مقاومة الخمد اللزج للاهتزاز الحر لمنظومة ذات درجة حرية واحدة تعين من العلاقة التالية:

$$\text{Energy dissipated (E.D)} = 4 \int_0^{\frac{\pi}{2}} c x dx \dots \dots \dots (4-36)$$

وبفرض ان الازاحة  $x$  خلال دورة كاملة ويعبر عنها بالعلاقة التالية:

$$\therefore E.D = 4 \int_0^{\frac{\pi}{2}} c X^2 \omega^2 \cos^2 \omega t dt = \pi c \omega X^2 \dots \dots \dots (4-37)$$

اذن الطاقة المبددة لكل دورة بواسطة الخمد الكولمب يعين من العلاقة التالية:

$$E.D \text{ per cyclic by coulomb dampig} = 4F_d X \dots \dots \dots (4-38)$$

اذن معامل الخمد اللزج الكولمب المكافئ The equivalent viscous damping coefficient for coulomb  $c_d =$  damping يعين من العلاقتين التاليتين:

$$\pi c_d \omega X^2 = 4F_d X \dots \dots \dots (4-39)$$

$$\therefore c_d = \frac{4F_d}{\pi \omega X} \dots \dots \dots (4-40)$$

#### 8- العلاقة بين سعة الاهتزاز الجبرى $\left(\frac{F_0}{m}\right)$ وسعة الجسم المهتز $(X)$ :

اذا فرض ان قوة  $(F \cos \omega t)$  تؤثر فى المنظومة المبينة بالشكل (4-1) فانه يمكن إيجاد العلاقة بين سعة

قوة الاهتزاز الجبرى وسعة الجسم المهتز كما يلى:

$$\therefore m\ddot{x} + c\dot{x} + kx = F \cos \omega t \quad \therefore \ddot{x} + \frac{c}{m}\dot{x} + \frac{k}{m}x = \frac{F}{m} \cos \omega t ,$$

$$\therefore \omega_n^2 = \frac{k}{m} , \quad \frac{c}{m} = 2\zeta\omega_n \quad \therefore \ddot{x} = -2\zeta\omega_n \dot{x} - \omega_n^2 x + \frac{F}{m} \cos \omega t \dots\dots\dots(4-41)$$

$$\therefore \text{assumex} = X \cos(\omega t - \phi) \quad \therefore \dot{x} = -\omega X \sin(\omega t - \phi) , \quad \ddot{x} = -\omega^2 X \cos(\omega t - \phi)$$

$$\therefore -\omega^2 X \cos(\omega t - \phi) = 2\zeta\omega_n \omega X \sin(\omega t - \phi) - \omega_n^2 X \cos(\omega t - \phi) + \frac{F}{m} \cos(\omega t - \phi) \dots\dots(4-42)$$

ومن المتطابقات المثلثية نجد ان:

$$\therefore \sin(\omega t + \phi) = \sin(\omega t) \cdot \cos(\phi) + \cos(\omega t) \cdot \sin(\phi) \dots\dots\dots(4-43)$$

$$\therefore \cos(\omega t + \phi) = \cos(\omega t) \cdot \cos(\phi) - \sin(\omega t) \cdot \sin(\phi) \dots\dots\dots(4-44)$$

وبالتعويض من المعادلتين (4-43) , (4-44) فى المعادلة (4-42) نحصل على ما يلى:

$$\therefore -\omega^2 X [\cos(\omega t) \cdot \cos(\phi) - \sin(\omega t) \cdot \sin(\phi)] = 2\zeta\omega_n \omega X [\sin(\omega t) \cdot \cos(\phi) + \cos(\omega t) \cdot \sin(\phi)] - \omega_n^2 X [\cos(\omega t) \cdot \cos(\phi) - \sin(\omega t) \cdot \sin(\phi)] + \frac{F}{m} \cos(\omega t) \dots\dots\dots(4-45)$$

بأخذ معاملات  $\cos(\omega t)$  من طرفى المعادلة (4-45) ووضعها على الصورة التالية:

$$\therefore (-\omega^2 X \cos \phi) \cos(\omega t) = \left[ 2\zeta\omega_n \omega X \sin \phi - \omega_n^2 X \cos \phi + \frac{F}{m} \right] \cdot \cos(\omega t)$$

$$\therefore (\omega_n^2 - \omega^2) X \cdot \cos \phi - (2\zeta\omega_n \omega X) \sin \phi = \frac{F}{m} \dots\dots\dots(4-46)$$

وبأخذ معاملات  $\sin(\omega t)$  من طرفى المعادلة (4-45) ووضعها على الصورة التالية:

$$\therefore (\omega^2 X \sin \phi) \sin(\omega t) = [2\zeta\omega_n \omega X \cos \phi + \omega_n^2 X \sin \phi] \sin(\omega t)$$

$$\therefore (\omega_n^2 - \omega^2) X \sin \phi + 2\zeta\omega_n \omega X \cos \phi = 0 \dots\dots\dots(4-47)$$

وبتربيع طرفى المعادلتين (4-46) , (4-47) وجمعهم معا تنتج المعادلة التالية:

$$\therefore (\omega_n^2 - \omega^2)^2 X + (2\zeta\omega_n \omega)^2 X^2 [\sin^2(\phi) + \cos^2(\phi)] = \left(\frac{F}{m}\right)^2$$

$$\therefore X^2 \left[ (\omega_n^2 - \omega^2)^2 + (2\zeta\omega_n \omega)^2 \right] = \left(\frac{F}{m}\right)^2 \dots\dots\dots(4-48)$$

$$\therefore X = \frac{\left(\frac{F}{m}\right)}{\sqrt{(\omega_n^2 - \omega^2)^2 + (2\zeta\omega_n \omega)^2}} \dots\dots\dots(4-49)$$

والمعادلة (4-49) توضح العلاقة بين سعة الاهتزاز (الجسم المهتز) X وسعة قوة الاستثارة (F/m).

وكذلك نجد ان سعة قوة الاستثارة تصل الى أقصى مايمكن عندما يحقق تردد قوة الاستثارة ( $\omega$ ) والتي يرمز لها في هذه الحالة  $\omega_{res.}$  والتي تسمى بتردد الرنين العلاقة التالية:

$$\omega_{res.}^2 = \omega_n^2 - 2\zeta^2 \omega_n^2 \quad \therefore \omega_{res.} = \omega_n \sqrt{1 - \zeta^2} \dots\dots\dots(4-50)$$

وفي حالة الرنين تصل السعة  $X$  الى أقصى مايمكن وتسمى السعة بالسعة في حالة الرنين ويرمز لها بالرمز  $X_{res.}$  وتعين من المعادلة التالية:

$$X_{res.} = \frac{\frac{F}{m}}{2\zeta \omega_n \sqrt{\omega_n^2 - \zeta^2 \omega_n^2}} = \frac{\frac{F}{m}}{2\zeta \omega_n^2 \sqrt{1 - \zeta^2}} = \frac{F}{2\zeta m \omega_n^2 \sqrt{1 - \zeta^2}}$$

$$\therefore X_{res.} = \frac{F}{c \omega_n \sqrt{1 - \zeta^2}} \dots\dots\dots(4-51)$$

where  $c = 2\zeta m \omega_n$

## الفصل الثاني

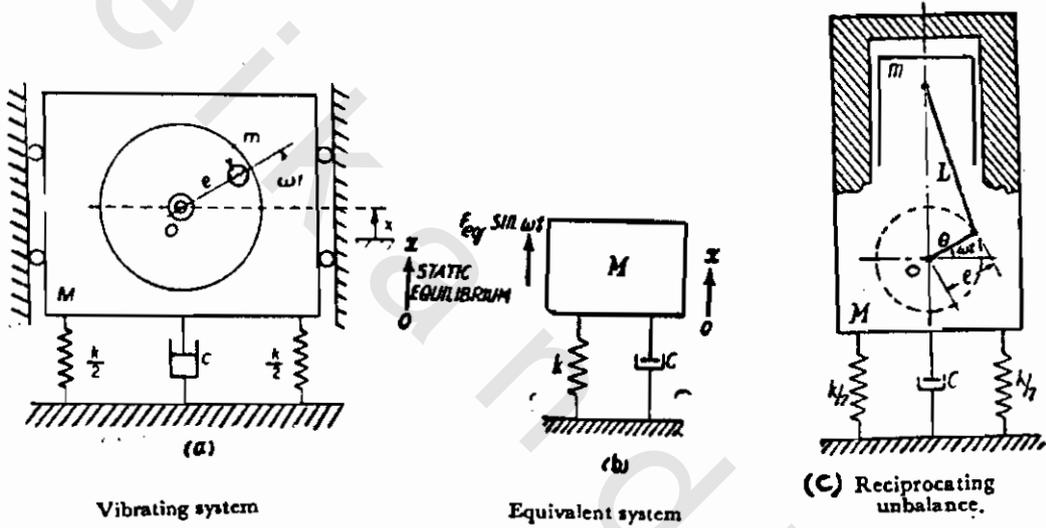
### الدوران والتردد غير المتزن

#### Rotating and Reciprocating Unbalance

##### 1- مقدمة:

التردد والدوران الغير متزن هي أحد مصادر الاهتزازات الغير مرغوب فيها والتي تنشأ من عدم حدوث التوازن في الحركة الترددية او الدورانية إذا كان مركز ثقل الجزء الدوار في الماكينة لا يقع على محور الدوران كما في محركات السيارات والمراوح الخاصة بالتربينات والمحركات الكهربائية وغيرها من الاجهزة النوازة الاخرى وهذا الاهتزاز يؤدي الى حدوث إجهادات وقوى قد تؤدي الى حدوث إنـهيار وتحطيم بالاجزاء التي تتعرض للدوران غير المتوازن اذا إستمرت في الدوران لفترة طويلة عند هذه الحالة.

2- إستنتاج معادلة الحركة لمنظومة تحت تأثير القوى الناتجة من عدم إتزان الكتل الدورانية او الترددية:



الشكل (4-16)

الشكل (4-16) يوضح منظومة لمحرك إحتراق داخلي كتلة الكلية M والمحرك مركب على نابضين عامل كل منهما (k/2) وخامد معاملة c وان الكتلة الدوارة m تدور حول المركز (o) وتمثل النهاية الكبرى لذراع التوصيل connected rod وكتلة المكبس piston mass والمتصل بالنهاية الصغرى لذراع التوصيل وعمود الكرنك حيث المكبس وذراع التوصيل يتحركان حركة ترددية وعمود الكرنك يتحرك حركة دورانية وفي إتجاه عكس دوران عقرب الساعة وبسرعة دورانية (ω) والتي تسبب الدوران غير المتزن. وبفرض ان محرك الاحتراق يمثل بالمنظومة المبينة بالشكل (4-16) وان الكتلة m المسببة للدوران غير المتزن موضوعة على بعد e من مركز الدوران وكذلك نفترض ان الماكينة التي كتلتها M مقيدة الحركة في الإتجاه الرأسى فقط وإن القوة الطاردة المركزية نتيجة اللاتزان في الجزء الدوار بالماكينة هو  $me\omega^2$  حيث  $\omega$  السرعة الزاوية للجزء الدوار من الماكينة والتي يمكن إستنتاجها كما يمكن إيجاد معادلة

الحركة للمنظومة المبينة بالشكل (4-16) وبذلك تكون الازاحة الرأسية للكتلة (M-m) هي x ، والازاحة الرأسية للكتلة m الدوارة هي (x+e.sinωt) وبالتالي يمكن إيجاد معادلة الحركة لهذه المنظومة حسب قانون نيوتن كما يلي:

$$\begin{aligned} \therefore m\ddot{x} &= \sum F \quad \therefore (M-m)\frac{d^2x}{dt^2} + m\frac{d^2}{dt^2}(x+e.\sin\omega t) = -kx - c\frac{dx}{dt} \\ \therefore \frac{d^2}{dx^2}(x+e.\sin\omega t) &= x - e.\omega^2 \sin\omega t \quad \therefore M\ddot{x} - m\ddot{x} + m(\ddot{x} - e.\sin\omega t) + kx + c\dot{x} = 0 \\ \therefore M\ddot{x} + c\dot{x} + kx &= m.e.\omega^2 \sin(\omega t) \dots\dots\dots(4-52) \end{aligned}$$

∴ the equation of forced vibration is  $m\ddot{x} + c\dot{x} + kx = F.\sin\omega t \dots\dots\dots(4-53)$

وبمقارنة المعادلتين (4-52) ، (4-53) نجد ان قوة الاستثارة او قوة الطرد المركزية تعرف بالعلاقة  $F = me\omega^2$  وهي اهتزازات قسرية مكبوتة. والمعادلة (4-52) تمثل المعادلة التفاضلية للمنظومة المبينة بالشكل (4-16) ، ويمكن كتابة السعة X كما بالمعادلة (4-4) مع التعويض عن قوة الطرد المركزية (قوة الاستثارة) كما يلي:

$$\begin{aligned} X &= \frac{me\omega^2}{\sqrt{(k-M\omega^2)^2 + (c\omega)^2}} = \frac{\frac{me\omega^2}{k}}{\sqrt{\left(\frac{k-M\omega^2}{k}\right)^2 + \left(\frac{c\omega}{k}\right)^2}} = \frac{\left(\frac{me\omega^2}{M\omega_n^2}\right)}{\sqrt{(1-r^2)^2 + (2\zeta r)^2}} \\ \therefore \omega_n^2 &= \frac{k}{M}, c = 2\zeta m\omega_n, r = \frac{\omega}{\omega_n} \quad \therefore X = \frac{\left(\frac{m}{M}e.\frac{\omega^2}{\omega_n^2}\right)}{\sqrt{(1-r^2)^2 + (2\zeta r)^2}} = \frac{\frac{m}{M}e.r^2}{\sqrt{(1-r^2)^2 + (2\zeta r)^2}} \dots\dots\dots(4-54) \end{aligned}$$

وتمثل المعادلة (4-54) السعة X ، بينما الازاحة  $x_p$  وزاوية الطور  $\phi$  تعين كما يلي:

$$\begin{aligned} \therefore x_p &= X \sin(\omega.t - \phi) \quad \therefore x_p = \frac{\frac{m}{M}e.r^2.\sin(\omega.t - \phi)}{\sqrt{(1-r^2)^2 + (2\zeta.r)^2}} \\ \phi &= \tan^{-1} \frac{c\omega}{k - M\omega^2} = \tan^{-1} \frac{\frac{c\omega}{k}}{\left(\frac{k - M\omega^2}{k}\right)} = \tan^{-1} \frac{2\zeta.r}{1-r^2} \dots\dots\dots(4-55) \end{aligned}$$

وبذلك يكون الحل العام لمعادلة الحركة (4-52) على صورة المعادلة الآتية:

$$x(t) = x_c + x_p = e^{-\zeta.\omega_n.t} [A \cos \omega_d.t + B \sin \omega_d.t] + \frac{\frac{m}{M}e.\left(\frac{\omega}{\omega_n}\right)^2.\sin(\omega t - \phi)}{\sqrt{(1-r^2)^2 + (2\zeta.r)^2}} \dots\dots\dots(4-56)$$

حيث  $x_c =$  the complementary or transient solution يسمى بالحل المتمم او الحل العابر او الحل

الانتقالى او المتجانس فى حالة الاستجابة الحرة وذلك للجزء المتجانس من معادلة الحركة (4-52) ، بينما  
 the steady- state response هو الحل الخاص فى حالة الاستجابة المستقرة (4-52) .

وباستخدام الجبر المركب ومعادلة إويلر يكون الحل الخاص  $x_p$  على الصورة التالية:

$$e^{j\omega t} = \cos(\omega.t) + j \sin(\omega.t) \text{ where } \cos(\omega.t) = e^{j(\omega.t)} \quad \sin(\omega.t) = e^{j(\omega.t)}$$

حيث R الجزء الحقيقي ، The imaginary part الجزء التخيلي

وبذلك يمكن التعبير عن الجزء الايمن من المعادلة التفاضلية والممثلة لمعادلة الحركة كما يلى:

$$x_p = X e^{j(\omega.t)} \quad \dot{x}_p = j\omega.X.e^{j(\omega.t)} \quad \ddot{x}_p = -\omega^2 X.e^{j(\omega.t)}$$

وبالتعويض من هذه العلاقات فى معادلة الحركة العامة (4-1) للاهتزاز الجبرى ينتج الاتى:

$$\ddot{x} + \frac{c}{m} \dot{x} + \frac{k}{m} x = \frac{F_0}{m} \sin(\omega.t) \quad , \frac{c}{m} = 2\zeta \omega_n \quad , \frac{k}{m} = \omega_n^2$$

$$\therefore (-\omega^2 + j\omega(2\zeta \omega_n) + \omega_n^2) X e^{j\omega t} = \frac{F_0}{m} e^{j\omega t}$$

$$\therefore \left[ 1 - \left( \frac{\omega}{\omega_n} \right)^2 + j \left( 2\zeta \frac{\omega}{\omega_n} \right) \right] X = \frac{F_0}{m\omega_n^2} \quad \therefore (1 - r^2 + j(2\zeta.r)) X = \frac{F_0}{k}$$

$$\therefore [1 - r^2 + j(2\zeta.r)] = \sqrt{(1 - r^2)^2 + (2\zeta.r)^2} e^{j\theta} \quad \therefore \sqrt{(1 - r^2)^2 + (2\zeta.r)^2} e^{j\theta} . X = \frac{F_0}{k}$$

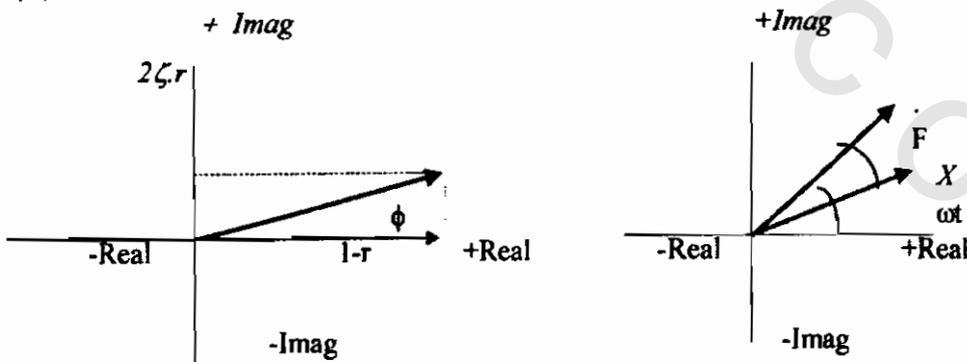
$$\therefore X = \frac{\left( \frac{F_0}{k} \right) e^{-j\theta}}{\sqrt{(1 - r^2)^2 + (2\zeta.r)^2}} \quad \therefore |X| = \frac{\frac{F_0}{k}}{\sqrt{(1 - r^2)^2 + (2\zeta.r)^2}}$$

$$\therefore x_p = X.e^{j\omega t} \quad X = |X|e^{-j\theta} \quad \therefore x_p = |X|e^{-j\theta}.e^{j\omega t} = |X|e^{j(\omega t - \theta)} \dots \dots \dots (4 - 57)$$

وبالتالى يمكن كتابة المعادلة (4-57) على صورة المعادلة التالية:

حيث الشكل (4-17) يوضح المتجهات فى حالة الاستجابة المستقرة فى المستوى المركب

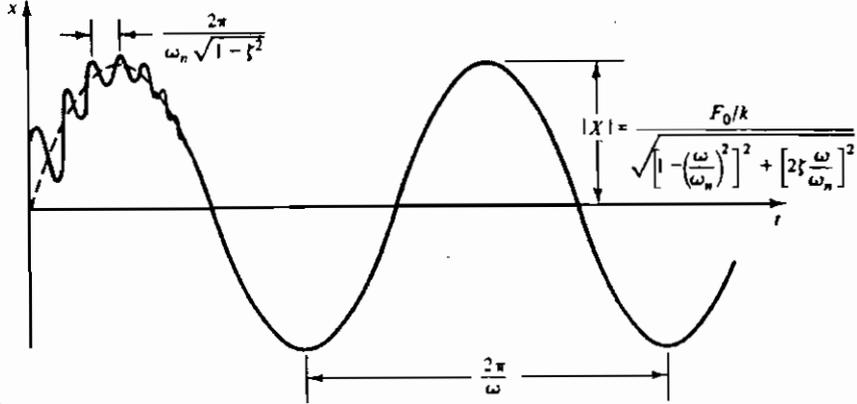
$$x_p = |x| \sin(\omega.t - \phi) \dots \dots \dots (4 - 58)$$



الشكل (4-17) يوضح المتجهات فى حالة الاستجابة المستقرة فى المستوى المركب  
 (Vectors associated with steady state response in the complex)

والشكل (4-18) يوضح الحركة المركبة في حالة الاستجابة العابرة والمستقرة عندما

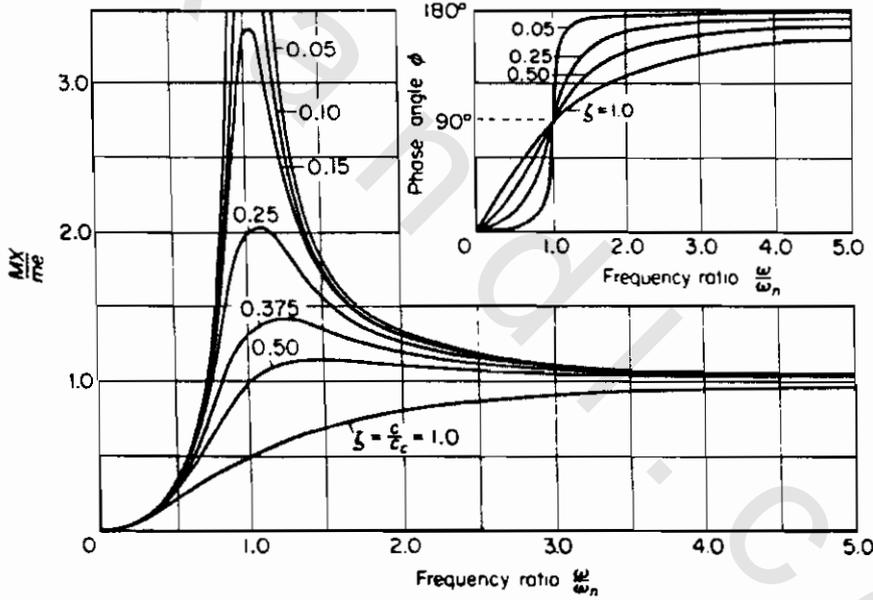
$$\omega < \omega_n \sqrt{1 - \zeta^2} \text{ or } \omega < \omega_d$$



Fig(4-18) Combined motion—transient and steady-state.

الشكل (4-18) يوضح الحركة المركبة في حالة الاستجابة العابرة في المستوى المركب

والشكل (4-19) التالي يبين مخطط المعادلتين (4-54) ، (4-55) صيغة لابعدية للاهتزاز القسري والذي يعطى الحل الكامل .



الشكل (4-19) يوضح العلاقة بين  $\left(r = \frac{\omega}{\omega_n}\right)$  وبين كل من  $\phi$  ،  $\frac{MX}{me}$  للاهتزاز القسري للدوران الغير متزن

ونلاحظ من المخطط البياني المبين بالشكل (4-19) ما يلي :-

1- إذا كانت نسبة التردد تساوى الواحد الصحيح ( $r=1$ ) فإن  $\frac{MX}{me} = \frac{1}{2\zeta}$  وعامل الخمد  $\zeta$  يتحكم بمفردة

في السعة X .

2- إذا كانت نسبة التردد أكبر بكثير من الواحد ( $r \gg 1$ ) فإن المقدار  $\frac{MX}{me}$  يؤول إلى الصفر وإن السعة

الخاصة بالفرق بين الكتلتين ( $M-m$ ) تعين من العلاقة  $X=(m/M)$

### 3- أجهزة قياس الاهتزاز Vibration measuring instruments

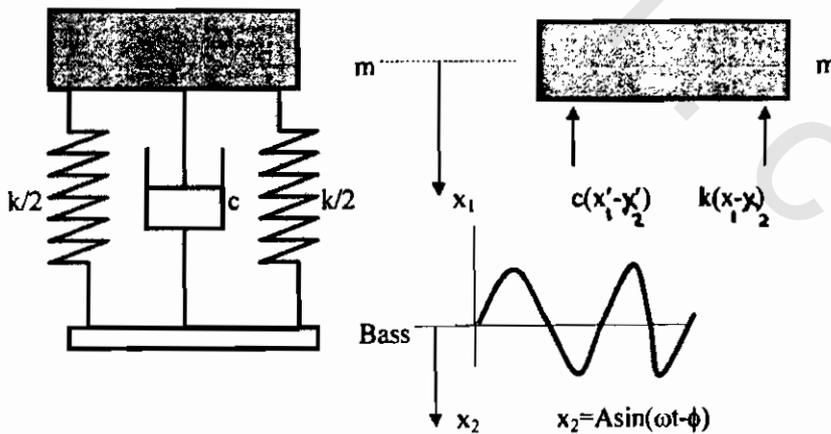
#### 1- المقياس الزلزالي: Seismometer

إن المقياس الزلزالي هو جهاز لقياس التمدد الطبيعي وهو يعتبر جهاز من الأجهزة الرجفية التي هي أساسا تعتبر نظم إهتزازية تتكون من قاعدة وكتلة متصلة بزنبرك وتثبت القاعدة بالجسم والتي سوف تقاس حركتها وتسجل الحركة النسبية بين الكتلة والقاعدة بواسطة اسطوانة دوارة أو بواسطة وسائل أخرى داخل الجهاز لكي تبين حركة الجسم لقياس الازاحة في اجزاء الماكينات ولذلك يجب استخدام جهاز فيبرومتر ذي تردد طبيعي منخفض بالمقارنة بتردد الاهتزازات المراد قياسها. بينما لقياس العجلة فيستخدم مجس العجلة ويكون تردده الطبيعي كبيرا بالمقارنة بتردد الاهتزازات المراد قياسها ، وأجهزة قياس الزلازل تستخدم لتسجيل إهتزازات القشرة الأرضية كما تستخدم أنواع حديثة لهذا الغرض ولكنها أكثر تعقيدا وأكثر دقة مثل مجس التوائى لتسجيل الاهتزازات التوائية.

#### ب حركة المسند وإثارة القاعدة: Support motion and base excitation:

جميع المنظومات التي تم دراستها يفترض فيها أن تكون مثبتة بواسطة زنبركات (نوابض) ومخمدات (عناصر تضائل) إلى قاعدة ثابتة والمعدات المثبتة على مساند متحركة أو قاعدة ، وأن حركة القاعدة أو المسند بها تؤدي إلى انتقال القوى إلى المعدات المثبتة عليها. والاهتزازات التي تحدث في المجموعة يمكن أن تكون شديدة ما لم يؤخذ الحذر من تصميم أجهزة التثبيت ولهذا يتم دراسة حركة المسند وإثارة القاعدة والعلاقة بينهما ، وعندما يحدث إثارة للنظام الديناميكي كما مبين بالشكل (20-4).

#### 4- استنتاج الاستجابة في الحالة المستقرة في حالة الازاحة النسبية بين المسند والقاعدة:



الشكل (20-4) يوضح منظومة تحت تأثير قوة استثارة نتيجة حركة المسند

المنظومة المبينة بالشكل (20-4) هي منظومة لجهاز قياس الاهتزاز حيث القاعدة متصلة بالجسم المهتز ، ويمكن إيجاد الاستجابة في الحالة المستقرة في حالة الازاحة النسبية بين المسند والقاعدة كما يلي:

نفرض ان  $x_1$  هي إزاحة الكتلة  $m$  مقاسة من موضع إسناد ثابت ،  $x_2$  هي الازاحة التوافقية لنقطة المسند وباستخدام قانون نيوتن.....  

$$m\ddot{x} = \sum F$$

يمكن كتابة المعادلة التفاضلية لحركة المنظومة على الصورة التالية:

$$m\ddot{x}_1 + = -k(x_1 - x_2) - c(\dot{x}_1 - \dot{x}_2).....(4 - 58)$$

الازاحة النسبية  $x$  حيث يعبر عنها بالعلاقة  $x = x_1 - x_2$  وهي الازاحة النسبية بين إزاحة الكتلة  $x_1$  وإزاحة القاعدة  $x_2$

$$\therefore x = x_1 - x_2 , \dot{x} = \dot{x}_1 - \dot{x}_2 , \ddot{x} = \ddot{x}_1 - \ddot{x}_2$$

$$\therefore x_1 = x + x_2 , \dot{x}_1 = \dot{x} + \dot{x}_2 , \ddot{x}_1 = \ddot{x} + \ddot{x}_2 ..... (4 - 59)$$

بالتعويض من المعادلة (4-59) في المعادلة (4-58) ينتج مايلي:

$$m(\ddot{x} + \ddot{x}_2) = -k(x + x_2 - x_2) - c(\dot{x} + \dot{x}_2 - \dot{x}_2) \therefore m\ddot{x} + c\dot{x} + kx = m\ddot{x}_2 ..... (4 - 60)$$

وبفرض ان القاعدة تتحرك حركة دورية تبعا لاهتزاز الجسم المثبت بة القاعدة وتكون إزاحة القاعدة هي إزاحة الجسم  $x_2$  وبالتالي فهي تتحرك حركة توافقية ويمكن التعبير عنها بالدالة الجيبية

$$x_2 = A \sin(\omega t - \phi) , \dot{x}_2 = \omega A \cos(\omega t - \phi) , \ddot{x}_2 = -\omega^2 A \sin(\omega t - \phi).....(4 - 61)$$

وبالتعويض من الدوال بالمعادلة (4-61) في المعادلة (4-60): نحصل على المعادلة التالية:

$$m\ddot{x} + c\dot{x} + kx = mA\omega^2 \sin(\omega t - \phi)..... (4 - 62)$$

وبمقارنة المعادلة (4-62) بالمعادلة (4-1) نجد ان قوة الاستثارة هي  $F = mA\omega^2$  وبذلك يمكن ايجاد السعة كما يلي:

$$\therefore X = \frac{F}{\sqrt{(k - m\omega^2)^2 + (c\omega)^2}} = \frac{mA\omega^2 / k}{\sqrt{(1 - r^2)^2 + (2\zeta r)^2}} = \frac{Ar^2}{\sqrt{(1 - r^2)^2 + (2\zeta r)^2}} .....(4-63)$$

*The amplitude X of the steady-state or harmonic response is*

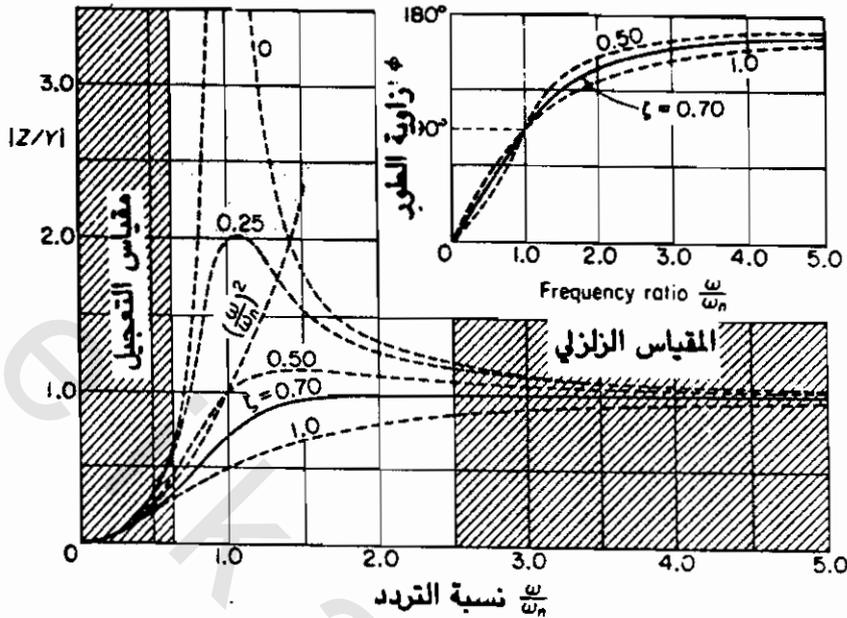
$$\therefore x_p = X \sin(\omega t - \phi) = \frac{Ar^2}{\sqrt{(1 - r^2)^2 + (2\zeta r)^2}} \sin(\omega t - \phi).....(4-64)$$

$$\text{where } \phi = \tan^{-1} \frac{2\zeta r}{1 - r^2}$$

وبذلك فان المعادلة (4-64) تمثل الحل في الحالة المستقرة ، وحيث ان  $r$  هي نسبة التردد أي بين تردد قوة الاستثارة الغير معلوم والتردد الطبيعي للمنظومة وهي لاقط الاهتزازات ، وبذلك يمكن التعبير عن القيمة المطلقة لنسبة السعة بالعلاقة التالية:

$$\left| \frac{X}{A} \right| = \frac{r^2}{\sqrt{(1-r^2)^2 + (2\zeta r)^2}} \dots \dots \dots (4-65)$$

والشكل (4-21) التالي يوضح مخططا بيانيا للمعادلة (4-65) والذي يوضح الاستجابة لجهاز قياس الاهتزاز.



الشكل (4-21) يوضح الاستجابة لجهاز قياس الاهتزاز

والشكل (4-21) يشابه الشكل (4-19) والذي يوضح الاهتزاز القسري غير المترن.

#### 5- مقياس التعجيل: Accelerometer

1- يعتبر جهاز مقياس التسارع من أجهزة قياس الزلازل (الأجهزة الرجفية) ويستخدم لقياس العجلة والذي يحتوي على نوابض شديدة الصلادة تعطى ترددا طبيعيا مرتفعا وبالتالي فان نسبة التردد  $r$  ستكون صغيرة جدا وتصبح معادلة الازاحة في حالة الاستجابة المستقرة هي:

$$X = A.r^2 = \frac{\text{acceleration}}{\omega_n^2} \dots \dots \dots (4-66)$$

أى عندما المقام يساوى الوحدة فى المعادلة (4-63) ، وبالتالي فان  $A\omega^2$  هى سعة عجلة الجسم الذى يهتز بمقدار  $A \sin(\omega t)$  ولذلك فان الحركة النسبية فى هذه الحالة تكون مقياس للعجلة.

2- ان المقياس الزلزالي هو جهاز لقياس التمدد الطبيعى ومن عيوبه كبر حجمه ولذلك تنفذ معظم قياسات الاهتزاز بواسطة مقاييس التعجيل حتى الهزات الارضية تسجل بواسطة تلك المقاييس ونحصل على السرعة والازاحة من عملية تكامل. ويفضل مقياس التعجيل كجهاز لقياس الاهتزاز وذلك لصغر حجمه وحساسيته العالية ، وتكون مقاييس التعجيل عددا لترددات طبيعية عالية ويكون مداها النافع عندما تتراوح نسبة التردد ( $r$ ) ما بين الصفر وبين 0.4 والذي يودى الى ان  $r$  تؤل الى الصفر كما بالمعادلة

(4-66) وتكون السعة  $X$  متناسبة مع تعجيل الحركة المراد قياسها. ، حيث إن الحساسية تنخفض كلما ازدادت  $\omega_n$  والتي يجب ان لا تكون أكثر من الضروري ومثال على ذلك هو استخدام مقاييس التعجيل بكثرة لقياسات الهزات الارضية التي تمتلك ترددا طبيعيا يقدر بحوالى 20 نذبذة فى الثانية والتي تسمح ان تكون ترددات حركات الارض أقل من 8 نذبذبات فى الثانية والتي تكون مناسبة لاعادة تكوينها. ، وفى الحقيقة يمكن قياس الحركات الى 16 نذبذة فى الثانية وذلك بعد التحقق من صحة ودقة تدرج القياس.

3- يستخدم مقياس التعجيل المتكون أساسا من بلورة كهربائية (البيزو الكترك) لمدى الترددات الاكبر بصورة واسعة ويكون ترددها عالى جدا ، ويمكن إستعمال مقياس التعجيل البلورى لقياس التردد الى 1000 نذبذة فى الثانية أو اكثر.

4- مدى التردد النافع لقياس التعجيل العديم التضاؤل محدود وسبب ذلك هو ان المقام يتناقص بسرعة كلما تزداد  $\omega$  ومع ذلك عندما تكون قيمة التضاؤل تتراوح ما بين 0.65 : 0.75 يعوض عن المقدار  $(1-r^2)$  بالمقدار  $(2\zeta.r)^2$  مما يزيد من الحد النافع للجهاز بدرجة كبيرة..

5- إذا كانت  $\omega_n$  صغيرة وذلك عند استخدام نابض معاملته صغير او باستخدام كتلة كبيرة فتكون نسبة التردد  $r$  كبيرة جدا ويمكن الحصول على الازاحة  $x_p$  بعد القسمة على مربع نسبة التردد من المعادلة (4-64) وحيث ان المقام فى هذه الحالة يساوى الواحد فان السعة يعبر عنها بالعلاقة  $X=A$  وعندما  $r$

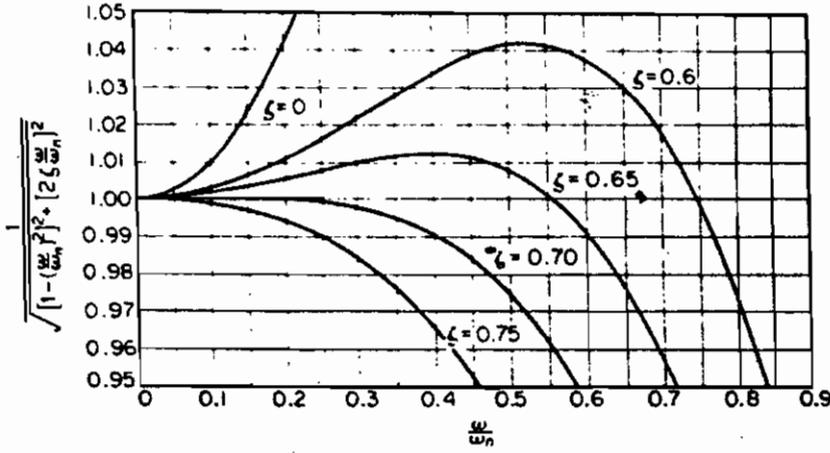
تصل الى ما لانهاية تصبح الازاحة النسبية مساوية للوحدة  $\left|\frac{X}{A}\right| = 1$  عند اذن تبقى الكتلة ساكنة بينما

تتحرك الحاوية المحمولة مع الجسم المهتز ويجب ان تكون الحركة النسبية للكتلة الزلزالية بنفس مرتبة المقدار طالما يقاس الاهتزاز وتتحول الحركة النسبية الى فرق جهد كهربائى بواسطة جعل الكتلة الزلزالية مغناطيسيا يتحرك نسبة الى ملف مثبت فى الحاوية. ، وبما ان فرق الجهد المتولد يتناسب مع معدل قطع المجال المغناطيسى فان نتائج الجهاز تتناسب مع سرعة الجسم المهتز ، وقد يمتلك الجهاز النموذجى لمثل هذا النوع ترددا طبيعيا من 2 الى 5 نذبذبات فى الثانية ، والمدى النافع يكون من 10 الى 500 نذبذبذة فى الثانية وتتراوح الحساسية لمثل هذه الاجهزة حوالى 100 فولت لكل ملليمتر لكل ثانية وبازاحة محددة تصل الى 0.08. 5 ملليمتر تقريبا.

6- تسجل الحركة النسبية بين الكتلة والقاعدة عادة بواسطة قلم يضغط على اسطوانة دوارة وحيث ان التردد الطبيعى للقيرومتر يصمم بحيث يكون ذا قيمة منخفضة وان سعة الاهتزاز تكون مساوية للحركة النسبية المسجلة مع اختلاف فى زاوية الطور قدرها  $180^\circ$

7- يبين الشكل (4-22s) التالى العلاقة بين نسبة التردد  $r$  وبين المقدار  $\left(\frac{1}{\sqrt{(1-r^2)^2 + (2\zeta.r)^2}}\right)$

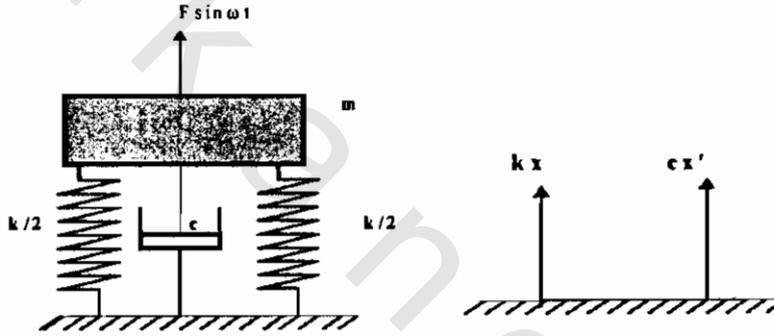
والذى يوضح العلاقة بين الخطأ فى مقياس التعجيل وبين نسبة التردد ( $r$ ).



الشكل (4-22) يوضح خطأ مقياس التعجيل المقبل للتردد مع  $\zeta$  كمتغير

### 6- عزل الاهتزازات ودالة الانتقالية: Vibration Isolation and Transmissibility

القوة الناتجة من اهتزاز الماكينات والمحركات لا يمكن تجنبها ويجب اخذها في الاعتبار مع دراسة المنظومات الديناميكية هندسيا والعمل على تقليل تأثير القوة بواسطة التصميم الصحيح للزببركات (النوابض) والخامد والتي تسمى بالعوازل في تلك المنظومات.



الشكل (4-23) يوضح انتقال القوى إلى الأرض

المنظومة المبينة بالشكل (4-23) تؤثر عليها قوة إثارة  $F \sin \omega t$  وتنقل قوى الارتجاجات إلى الأرض عن طريق النوابض ( $k$ ) والخامد ( $c$ )، وبناءا عليه تكون القوة المنقولة خلال النوابض والخامد هي على صورة المعادلة التالية:

$$F_T = kx + c \dot{x} \dots\dots\dots (4 - 67)$$

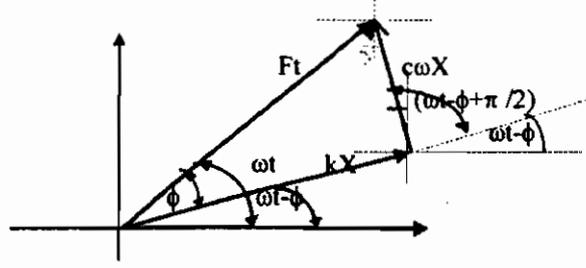
وحيث ان الحركة الناتجة من قوة الاثارة تكون توافقية ويعبر عليها بالعلاقة التالية:

$$x = X \sin(\omega t - \phi) \quad \therefore \dot{x} = \omega X \cos(\omega t - \phi) = \omega X \sin(\omega t - \phi + \frac{\pi}{2})$$

وبالتعويض من هذه العلاقات (الازاحة والسرعة والعجلة) في المعادلة (4-67) ينتج ان:

$$\therefore F_T = kX \sin(\omega t - \phi) + c \omega X \sin(\omega t - \phi + \frac{\pi}{2}) \dots\dots\dots (4 - 68)$$

وبذلك يمكن تمثيل المعادلة بيانيا كما بالشكل (4-24) التالي:



الشكل (4-24) يوضح تمثيل المعادلة (4-68) بيانياً.

اذن من المثلث القائم الزاوية والمبين بالشكل (4-24) نجد ان:

$$\therefore F_t = \sqrt{(kX)^2 + (c\omega X)^2} = kX \sqrt{1 + \left(\frac{c\omega}{k}\right)^2} = kX \sqrt{1 + \left(\frac{2\zeta \cdot m \omega_n \cdot \omega}{k}\right)^2}$$

$$\therefore F_t = kX \sqrt{1 + (2\zeta \cdot r)^2} \dots \dots \dots (4 - 69)$$

$$\therefore X = \frac{\frac{F}{k}}{\sqrt{(1-r^2)^2 + (2\zeta \cdot r)^2}} \quad \therefore F_t = \frac{k \cdot \frac{F}{k} \sqrt{1 + (2\zeta \cdot r)^2}}{\sqrt{(1-r^2)^2 + (2\zeta \cdot r)^2}}$$

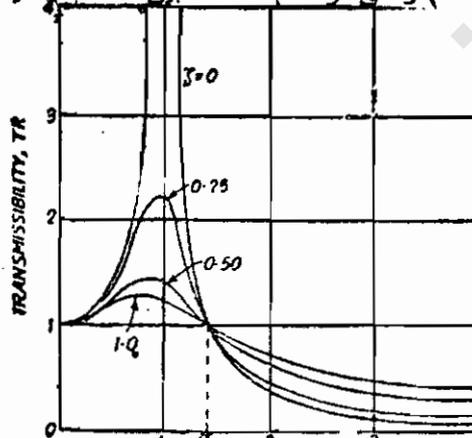
$$\therefore F_t = \frac{F \cdot \sqrt{1 + (2\zeta \cdot r)^2}}{\sqrt{(1-r^2)^2 + (2\zeta \cdot r)^2}} \dots \dots \dots (4 - 70)$$

$$\therefore TR (Transmissibility) = \frac{F_t}{F} = \frac{\sqrt{1 + (2\zeta \cdot r)^2}}{\sqrt{(1-r^2)^2 + (2\zeta \cdot r)^2}} \dots \dots \dots (4 - 71)$$

حيث  $F_t$  هي القوة المنقولة Transmitted Force الى الوسط المحيط foundation او الى الارض اذا كانت المنظومة مركبة على الارض وذلك عن طريق النواضخ و الخوامد. بينما النسبة بين القوة المنقولة

$F_t$  من المنظومة الى قوة الاستثارة  $F$  تسمى بالانتقالية  $TR(Transmissibility)$

المنقولية او الانتقالية Transmissibility هي نسبة مقدار القوة المنقولة الى قوة الاستثارة او القوة الخارجية المؤثرة على المنظومة. وبدراسة هذه الدالة يمكن تكوين صورة واضحة عن انتقال قوى الارتجاج الى اساسات الماكينات كما بالشكل (4-24) والتي توضح العلاقة بين دالة الانتقالية وكل من العاملين  $(\zeta, r)$ .



الشكل (4-25) يوضح العلاقة بين دالة الانتقالية ونسبه التردد  $r$  وعامل الخمد  $\zeta$

ومن الشكل (25-4) نستخلص الملاحظات الآتية:

1- عندما يكون التضائل صغيرا ويمكن إهماله فإن معادلة الانتقالية تؤل الى  $TR = \frac{1}{1-r^2}$  وتبدأ هذه

الدالة بقيمة الوحدة عندما تكون  $r \equiv 0$  وفي هذه الحالة يكون العزل (Isolation) عديم الفائدة وتصل هذه الدالة الى ما لانهاية عندما تكون  $r=1$  وتسمى هذه الحالة بحالة الرنين وهي حالة خطيرة بالنسبة لعزل الارتجاجات ، أما عندما  $r = \infty$  فإن الدالة تؤل الى الصفر وتقل الاهتزازات المنقولة.

2- كلما زادت نسبة الكبت  $\zeta$  كلما قلت القوة المنقولة طالما  $r < 1$  وكلما زادت القوة المنقولة طالما  $r > 1$  ، أما عندما  $r = \sqrt{2}$  فإن نسبة نقل القوة تساوى الوحدة ويكون العزل كأن لم يكن مهما تغيرت نسبة الكبت او عامل الخمد  $\zeta$ .

3- عندما تزيد نسبة الكبت  $\zeta$  حتى تقارب  $\infty$  تظل الانتقالية مساوية الوحدة بغض النظر عن قيمة  $r$ . ويفسر هذا بان العزل اصبح صلبا وتنتقل كل القوة المؤثرة الى الارض.

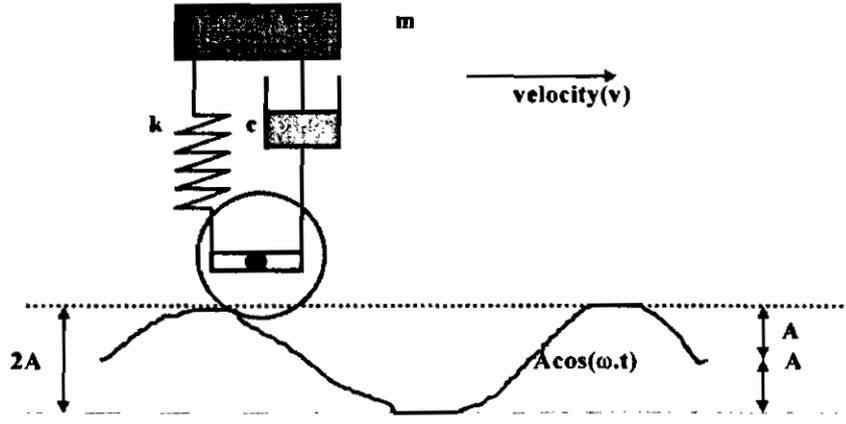
4- يحدث الرنين عندما  $r=1$  إذا كان الكبت منعدم اي ان  $(\zeta = 0)$  ، ويكون للدالة نهايات كبرى قرب هذه النسبة إذا اختلفت نسبة الكبت  $\zeta$  عن الصفر. ، وفي المرحلة  $(0 < r \leq \sqrt{2})$  يكون عزل الارتجاجات غير مفيد حيث تكون الانتقالية اكبر من الوحدة ، إذ يفضل في هذه الحالة وضع الآلة على الارضية مباشرة فتقل الانتقالية وتصل الى الوحدة ، وبذلك يتضح انه كلما زادت نسبة الكبت في هذه الحالة كلما قلت الانتقالية.

5- خلال المرحلة التي يكون عندها  $(\sqrt{2} < r \leq \infty)$  يكون العزل مفيدا ، وينبغي ان يكون الكبت اقل ما يمكن لتقليل الانتقالية.

7- استنتاج معادلة الحركة لمنظومة مكونة من الكتلة والنايوض والخامد وتحرك على طريق غير

مستوى (متعرج او موج)

يمكن تمثيل هذه المنظومة بأحد السيارات والتي كتلتها  $M$  موضوعة على نوابض وخوامد وهذه السيارة تتحرك على طريق يتخذ الشكل الموجي (sine-wave contour) ، فاذا اخذنا نموذج لجزء من السيارة كتلته  $m$  موضوعة على نابض معامل الخمد له  $c$  ، وبفرض ان النموذج يتحرك مسافة  $x$  خلال دورة واحدة كاملة وان الارتفاع بين اعلى وأدنى نقطة على الطريق الموجي هي  $2A$  مع الاخذ في الاعتبار ان إطار السيارة يظل ملامس للطريق طوال المسافة  $x$  وان هذا النموذج موضح بالشكل (26-4).



الشكل (4-26) يوضح نموذج لسيارة تسير على طريق عشن السطح (Rough road surface)

يمكن تعيين معادلة الحركة للمنظومة وذلك بتطبيق العلاقة  $m\ddot{x} = \sum F$

وباعتبار ان الازاحة الرأسية Vertical displacement  $(y) = A \cos(\omega t)$  ، وبفرض ان إزاحة الكتلة  $x$  والازاحة النسبية  $y$  ويعبر عن الازاحة النسبية بالعلاقة التالية

$y = \text{the displacement relative to the support} = x - A \cos(\omega t)$ .....

وبذلك يمكن تعيين معادلة الحركة للمنظومة المبينة بالشكل (4-26)

$$m \frac{d^2 x}{dt^2} = -k(x - A \cos \alpha) - c \frac{d}{dt}(x - A \cos \alpha) \dots \dots \dots (4-72)$$

$$m\ddot{x} + kx - kA \cos \alpha + c(\dot{x} + \omega A \sin \alpha) = 0$$

$$\therefore \ddot{x} + \frac{c}{m} \dot{x} + \frac{k}{m} x - \frac{k}{m} A \cos \alpha + \frac{c}{m} \omega A \sin \alpha = 0 \quad \omega_n^2 = \frac{k}{m}, \quad \frac{c}{m} = 2\zeta \omega_n \dots \dots \dots (4-73)$$

$$y = x - A \cos \alpha \quad \therefore x = y + A \cos \alpha, \quad \dot{x} = \dot{y} - \omega A \sin \alpha, \quad \ddot{x} = \ddot{y} - \omega^2 A \cos \alpha \dots \dots \dots (4-74)$$

وبالتعويض من (4-73), (4-74) في معادلة الحركة (4-72) نحصل على:

$$\therefore \ddot{x} + \omega_n^2 (x - A \cos \omega t) + 2\zeta \omega_n (\dot{x} + A \omega \sin \omega t) = 0$$

$$\therefore \ddot{y} - \omega^2 A \cos \omega t + \omega_n^2 y + 2\zeta \omega_n \dot{y} = 0$$

$$\therefore \ddot{y} + 2\zeta \omega_n \dot{y} + \omega_n^2 y = \omega^2 A \cos \omega t \dots \dots \dots (4-75)$$

والمعادلة (4-75) تمثل معادلة الحركة للمنظومة المبينة بالشكل (4-26) ، ويكون الحل في الحالة المستقرة لمعادلة الحركة على الصورة التالية:

$$\text{The steady state solution}(x) = \frac{A.r^2}{\sqrt{(1-r^2)^2 + (2\zeta.r)^2}} \cdot \cos(\omega t - \phi) \dots\dots\dots(4-76)$$

$$\text{where the amplitude}(X) = \frac{A\sqrt{1+(2\zeta.r)^2}}{\sqrt{(1-r^2)^2 + (2\zeta.r)^2}} \dots\dots\dots(4-77)$$

$$\therefore \text{The amplitude ratio} = \frac{X}{A} = \frac{\sqrt{1+(2\zeta.r)^2}}{\sqrt{(1-r^2)^2 + (2\zeta.r)^2}} \dots\dots\dots(4-78)$$

حيث ان قوة الخمد للاهتزاز تعطى الازاحة النسبية بين محور العجلة (الاطار) المبين بالمنظومة (4-26) وجسم او كتلة السيارة ، وان أقصى قيمة للازاحة تعطى من العلاقة التالية:

$$y_{\max} = \text{The maximum value of the displacement} = \frac{Ar^2}{\sqrt{(1-r^2)^2 + (2\zeta.r)^2}} \dots\dots\dots(4-79)$$

ويمكن تعيين التغيير في قوة النابض اذا حدث انحناء  $\delta$  نتيجة وزن الكتلة  $W$  من المعادلة التالية:

$$\text{The variation in force in the springs} = \pm y_{\max} \cdot \left( \frac{W}{\delta} \right) \dots\dots\dots(4-80)$$

ملاحظات:

1- عندما يتلاشى الخمد فان سعة الحركة النسبية تعين من العلاقة التالية:  $y = \frac{r^2}{1-r^2}$

2- اذا كانت  $r=1$  ، فان  $y$  يتول الى مالانهاية وهذه العلاقة تستخدم في اجهزة القياس ذات الحساسية العالية للاهتزاز وكذلك في حالة قياس تردداتها (frequency)

3- اذا كانت نسبة التردد  $r$  عالية جدا فان

$$\left( 1 - \frac{\omega}{\omega_n} \right) \cong \frac{\omega}{\omega_n^2} \therefore y = \frac{Ar^2}{-r^2} = -A$$

حيث  $A$  هي السعة النسبية للحركة بين الكتلة والساند وهذه الخاصية تساعد في اجهزة قياس الاهتزاز.

4- عندما تكون  $r$  صغيرة جدا ، فان  $(1-r^2) \cong 1$   $y = Ar^2$  وبذلك يكون

$$y = \frac{\text{maximum acceleration of surface}}{\omega_n^2}$$

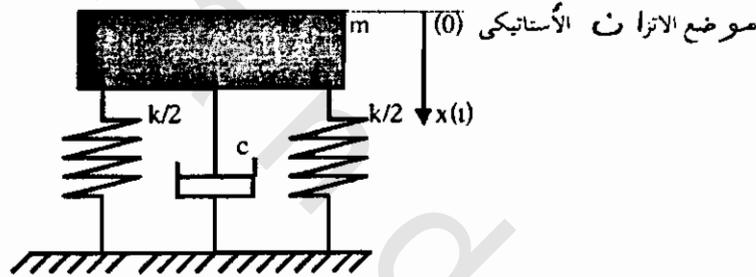
### مسائل محلولة على الاهتزاز الجبري

1-A machine of 20 kg mass is mounted on springs and dampers as shown in fig.(4-27) , The total stiffness of the springs is 8 kN/m , and the total damping is 130 N.sec/m., If the system is initially at rest and a velocity of 100 mm/sec is imparted to the mass , determine:

- (1)-The displacement and velocity of the mass as a time function.
- (2)-The displacement at  $t=1.0$  sec.
- (3)-Find the steady -state response and the transient motion of the system , if an excitation force of  $24\sin 15t$  N , Is applied to the mass in addition to the given initial conditions.
- (4)Use the impedance method to find the steady-state response of the system.
- (5)-Determine the frequency response of the system by means of its transfer function.

1- المنظومة المبينة بالشكل (4-27) هي ماكينة كتلتها 20kg مركبة على نوابض وخوامد ، والمعامل الكلي للنوابض 8 kN/m ومعامل الخمد الكلي 130 N-s/m ، فاذا كانت المنظومة مستقرة في البداية ثم اعطى للكتلة سرعة قدرها 100 mm/sec :

- (1) أوجد الازاحة والسرعة للكتلة كدالة في الزمن (2) اوجد الازاحة بعد ثانية واحدة اي عند الزمن ( $t=1$ )
- (3) أوجد إستجابة حركة المنظومة في الحالة المستقرة والعبارة للمنظومة. إذا إثرت قوة إستثارة يعبر عنها بالعلاقة  $24\sin 15t$  على الكتلة متخذاً في الاعتبار الظروف البدائية المعطاة للمنظومة وارسم ذلك بيانياً.
- (4) إستخدم طريقة الممانعة لايجاد الاستجابة المستقرة للمنظومة. (5) اوجد تردد الاستجابة للمنظومة بواسطة دالة الانتقال.



الشكل (4-27) يوضح الاهتزاز الحر مع الخمد

$$\therefore \omega_n = \sqrt{\frac{k}{m}} = \sqrt{\frac{8000}{20}} = 20 \text{ rad/sec} \quad \therefore \zeta = \frac{c}{2m\omega_n} = \frac{130}{2(20)(20)} = 0.1625$$

$$\therefore \zeta \omega_n = 20(0.1625) = 3.25 \text{ rad/sec} \quad \omega_d = \omega_n \sqrt{1 - \zeta^2} = 20 \sqrt{1 - (0.1625)^2} = 19.7 \text{ rad/sec}$$

ويمكن إيجاد الازاحة والسرعة من العلاقات التالية:

$$\therefore x_c = e^{-\zeta \omega_n t} (A_1 \cos \omega_d t + A_2 \sin \omega_d t)$$

$$\therefore x_c = e^{-3.25t} (A_1 \cos 19.7t + A_2 \sin 19.7t) \dots \dots \dots (1)$$

$$\therefore \dot{x}_c = -3.25e^{-3.25t} [A_1 \cos 19.7t + A_2 \sin 19.7t] + 19.7e^{-3.25t} [-A_1 \sin 19.7t + A_2 \cos 19.7t] \dots \dots (2)$$

وبتطبيق الظروف الابتدائية المعطاة في المعادلة (1) التي تمثل الازاحة كدالة في الزمن  $t$  وكذلك بالتعويض بالظروف الابتدائية في المعادلة (2) والتي تمثل السرعة كدالة في الزمن  $t$  ونلك لايجاد الثوابت  $A_1$  ,  $A_2$  وهي كما يلي:

$$\text{at } t=0 \quad x_c = 0 \quad \text{from equation (1)} \quad x_c = 0 = e^0 (A_1 \cos(0) + A_2 \sin(0)) \quad \therefore A_1 = 0$$

$$\therefore \text{at } t=0 \quad \dot{x}_c = 100 \text{ mm.sec} \quad \text{from equation (2)}$$

$$\therefore 100 = -3.25e^0 (0 + A_2 \sin(0)) + 19.7e^0 (0 + A_2 \cos(0))$$

$$\therefore 100 = 19.7A_2 \quad \therefore A_2 = \frac{100}{19.7} = 5.07$$

وبالتعويض عن قيم الثوابت في المعادلة (1) ، والمعادلة (2) نحصل إلى معادلتى الازاحة والسرعة كدالة في الزمن كما يلي:

$$\therefore x_c = 5.07e^{-3.25t} \cdot \sin(19.7t) \text{ mm}$$

$$\therefore \text{at } t=1 \text{ sec} \quad \therefore x_c = 5.07e^{-3.25} \cdot \sin(19.7) = 5.07(0.0387)(0.337) = 0.066 \text{ mm}$$

$$\dot{x}_c = e^{-3.25t} \cdot [-16.47 \sin 19.7t + 100 \cos 19.7t]$$

$$\therefore \dot{x}_c = e^{-3.25} [-5.55 + 94.15] = (0.0387)(88.6) = 3.44 \text{ mm / sec}$$

ملحوظة يمكن كتابة معادلة الازاحة كما يلي:

$$x_c = e^{-\zeta \cdot \omega_n t} (A_1 \cos \omega_d t + A_2 \sin \omega_d t) = Ae^{-\zeta \cdot \omega_n t} \sin(\omega_d t + \theta) \dots \dots \dots (3)$$

(3) لإيجاد إستجابة حركة المنظومة في الحالة المستقرة والعبارة للمنظومة عندما تؤثر قوة الاستتارة  $24 \sin(15t)$  على الكتلة بالإضافة الى الظروف البدائية لحركة المنظومة.

والازاحة الكلية يمكن إيجادها بالحل العام والذي يمكن تعينه من العلاقة التالية:

$$\therefore x(t) = x_c + x_p \quad \therefore x_p = X \sin(\omega t - \phi) = \frac{\frac{F}{k}}{\sqrt{(1-r^2)^2 + (2\zeta r)^2}} \sin(\omega t - \phi) ,$$

$$\therefore r = \frac{\omega}{\omega_n} = \frac{15}{20} = 0.75 \quad \therefore x_p = \frac{24}{8000 \sqrt{(1-(0.75)^2)^2 + (2 \cdot 0.1625 \cdot 0.75)^2}} \sin(15t - \phi) = 6 \sin(15t - \phi)$$

$$\therefore \phi = \tan^{-1} \frac{2\zeta r}{1-r^2} = \tan^{-1} \frac{2(0.1625)(0.75)}{1-(0.75)^2} = 29.1^\circ$$

وبذلك يمكن إيجاد الحل العام The general solution كما يلي:

$$\therefore x(t) = Ae^{-3.25t} \sin(19.7t + \theta) + 6 \sin(15t - 29.1^\circ) \text{ mm}$$

وبتطبيق الظروف الابتدائية نحصل على:

$$\therefore x(0) = 0 = A \sin \theta + 6 \sin(-29.1^\circ) \dots \dots \dots (4)$$

$$\dot{x}(0) = 100 = A(-3.25 \sin \theta + 19.7 \cos \theta) + 6(15) \cos(-29.1^\circ) \dots \dots \dots (5)$$

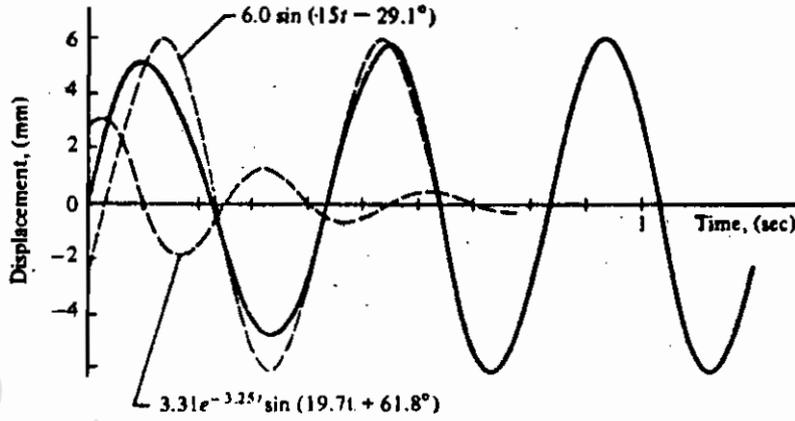
وبحل المعادلتين (4) ، (5) نحصل على كل من (A ، θ) كما يلي:

$$\theta = \tan^{-1}(1.87) = 61.8^\circ \text{ and } A = 3.31$$

وبالتالى يكون الحل العام على صورة المعادلة التالية:

$$\therefore x = 3.31e^{-3.25t} \cdot \sin(19.7t + 61.8^\circ) + 6 \sin(15t - 29.1^\circ) \dots mm$$

ويمكن تمثيل ذلك بيانيا كما يلى:



الشكل (28-4) يوضح العلاقة بين الازاحة والزمن.

(4) إيجاد الاستجابة المستقرة للمنظومة بطريقة الممانعة The impedance method

$$\therefore \text{the impedance of the system} = (k - \omega^2 m) + j\omega c =$$

$$[8000 - (15)^2 (20)] + j(15)(130) = 3500 + j(1950) = 4007 \angle -29.1^\circ$$

$$\therefore X e^{-j\phi} = \frac{24}{4007 \angle 29.1^\circ} = 0.006 \angle -29.1^\circ$$

$$\therefore X = X e^{j(\omega t - \phi)} = 0.006 e^{j(15t - 29.1^\circ)} \dots \dots \dots (6)$$

حيث المعادلة (6) تمثل الازاحة كمتجة، وباعتبار قوة الاثارة  $F \sin(\omega t)$  يعبر عنها بالعلاقة  $\text{Im}(F e^{j\omega t})$

وبالتالى فان الازاحة كدالة فى الزمن يعبر عنها بالعلاقة التالية:  $\therefore x = X \sin(15t - 29.1^\circ) \dots mm$

(5) لايجاد استجابة التردد the frequency response للمنظومة يمكن إيجادها من المعادلة التالية كدالة إنتقالية:

$$G(j\omega) = \frac{x}{F}(j\omega) = \frac{1}{(K - \omega^2 m) + j\omega c} = \frac{1}{[8000 - (15)^2 (20)] + j15(130)} = 0.25 \times 10^{-3} \angle -25(10)^{-3}$$

$$\therefore \frac{x}{F}(j\omega) = 0.25(10^{-3}) \angle 29.1^\circ \quad Q \text{ the excitation force } F = 24 \sin 15t$$

$$\therefore \text{the magnitude of displacement is } X = 24(0.25 \times 10^{-3})$$

$$\therefore \text{or } x = 6.0 \sin(15t - 29.1^\circ)$$

2-A body of weight (w) attached to a spring of stiffness 0.8 kgf/cm has viscous damping device. when the weight was displaced and released , the period of vibration was found to be 2.2 sec , and the ratio of consecutive was 4.8 : 1 . Determine the amplitude and the phase when a force  $F=0.6 \cos 2t$  acts on the system

2- جسم وزنة (w) علق فى نابض معاملته 0.8 kgf/cm بة جهاز ذات خمد لزج ، عندما حدث إزاحة

للوزن ثم ترك وجد ان الزمن الدورى 0.22 sec ، وان النسبة بين سعتين متتاليتين هى 1: 4.8 ، أوجد

السعة وزاوية الطور عندما تؤثر قوة  $F=0.6\cos 2t$  على المنظومة.

$$\therefore t_d = \frac{2\pi}{\omega_d} \quad \therefore \omega_d = \frac{2\pi}{2.2} = 2.855 \text{ rad/sec} \quad \therefore \delta = \ln \frac{x_1}{x_2} = \ln \frac{4.8}{1} = 1.568 \cong 2\zeta \pi$$

$$\therefore \zeta = 0.249 \quad \therefore \omega_d = \omega_n \sqrt{1-\zeta^2} \quad \therefore \omega_n = 2.95 \text{ rad/sec}$$

$$\therefore F = 0.6 \cos 2t \quad \therefore \omega = 2 \quad \therefore r = \frac{\omega}{\omega_n} = \frac{2}{2.95} = 0.678$$

$$\therefore x_p = \frac{\frac{F}{k} \cos(2t - \phi)}{\sqrt{(1-r^2)^2 + (2\zeta r)^2}} = \frac{\frac{0.6}{0.8} \cos(2t - \phi)}{\sqrt{[1-(0.678)^2]^2 + (2 * 0.249 * 0.678)^2}}$$

$$\therefore x_p = 1.179 \cos(2t - \phi) \quad \therefore \text{the amplitude} = X = 1.179 \text{ cm}$$

$$\therefore \phi = \tan^{-1} \frac{2\zeta r}{1-r^2} = \tan^{-1} \frac{2(0.249)(0.678)}{1-(0.678)^2} = 0.6269 \quad \therefore \phi = 32^\circ 8'$$

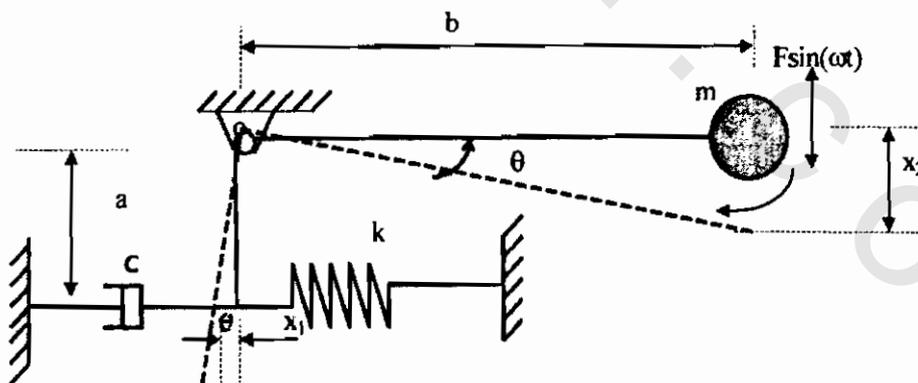
3-Determine from the first principles the differential equation of motion for the system shown in fig(4-29) for small displacement., Determine the natural frequency of vibration of the system. Estimate the frequency for such a system when  $a=15\text{cm}$ ,  $b=25\text{cm}$ ,  $w=8\text{kgf}$ ,  $k=6\text{kgf/cm}$ , and  $c=0.03\text{kgf}\cdot\text{sec/cm}$ .

3-أوجد من المبادئ الاولية معادلة الحركة التفاضلية للمنظومة المبينة بالشكل (4-29) لازاحة صغيرة، أوجد التردد الطبيعي لاهتزاز هذه المنظومة ، اوجد التردد الطبيعي لهذه المنظومة عندما  $a=15 \text{ cm}$  ,  $b=25 \text{ m}$  ,  $w=8\text{kgf}$  ,  $k=6\text{kgf/cm}$  , and  $c=0.03\text{kgf}\cdot\text{sec/cm}$  ,  
الحل: من المنظومة المبينة بالشكل(4-29) نجد ان

$$x_1 = a\theta \quad , \dot{x}_1 = a\dot{\theta} \quad , \ddot{x}_1 = a\ddot{\theta} \quad , x_2 = b\theta \quad , \dot{x}_2 = b\dot{\theta} \quad , \ddot{x}_2 = b\ddot{\theta}$$

$$\therefore m \ddot{x}_2 \cdot b = -kx_1 \cdot a - c \dot{x}_1 \cdot a + F \sin \omega t \cdot b$$

$$\therefore m b^2 \cdot \ddot{\theta} + k a^2 \theta + c a^2 \dot{\theta} = F \sin \omega t \cdot b \dots \dots \dots (1)$$



الشكل (4-29)

من المعادلة (1) نجد ان:

$$\ddot{\theta} + \frac{ka^2}{mb^2}\theta + \frac{ca^2}{mb^2}\dot{\theta} = \frac{F}{mb}\sin(\omega t) \dots \dots \dots (2) \quad \therefore \frac{c}{m} = \frac{ca^2}{mb^2} = 2\zeta\omega_n \quad \therefore \zeta = \frac{ca^2}{2mb^2\omega_n}$$

$$\therefore \omega_n^2 = \frac{ka^2}{mb^2} \quad \therefore \omega_n = \frac{a}{b}\sqrt{\frac{k}{m}} = \frac{15}{25}\sqrt{\frac{6(981)}{8}} = 16.27 \text{ rad/sec}$$

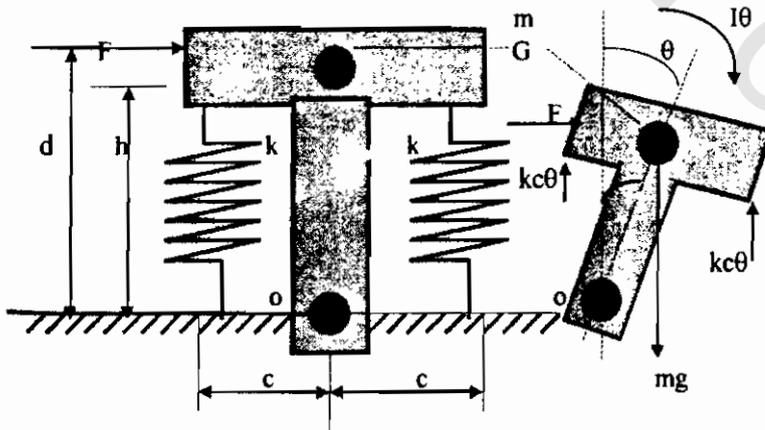
$$\therefore f_n = \frac{\omega_n}{2\pi} = 2.59 \text{ rad/sec} \quad \therefore \zeta = \frac{ca^2}{2mb^2\omega_n} = \frac{c \cdot a^2}{2m\omega_n b^2} = \frac{0.03(15)^2}{2\left(\frac{8}{981}\right)(16.27)(25)^2} = 0.04$$

$$\therefore \zeta < 1, \quad \therefore \omega_d = \omega_n\sqrt{1-\zeta^2} \quad \therefore \omega_d = 16.27\sqrt{1-(0.04)^2} = 16.15 \text{ rad/sec}$$

4-The T-shaped body shown in fig.(4-30) overleaf pivots about a point o on a horizontal ground surface and is held upright , so that its mass centre G is a distance h vertically above o , by two springs pinned to it and to the ground. Each spring has a stiffness k and its vertical center line is at a distance c from the pivot o . The T-shaped body has a mass m and a radius of gyration r about its mass centre.

The body is acted on by a force F whose line of action is horizontal and at a height d above the ground , where d > h. Derive an expression for the rotation of the body if the force rises suddenly from zero to F , assuming that the angular displacement of the body is small. If the suddenly applied force f drops equally suddenly to zero after a time t<sub>0</sub> from its original application , derive the equation of the rotational motion of the body for times t<sub>0</sub> greater

4-جسم على شكل حرف (T) يستند فوق المفصل (o) على سطح إفتى وبشكل عمودى بحيث يكون مركز الكتلة G على مسافة h عموديا على نقطة الارتكاز (o) بواسطة نابضان مركبان عليـة وعلى سطح الارض ، معامل كل نابض k ويبعد عن مركز الارتكاز بمسافة (c) ، الجسم T كتلته m ونصف قطر الحركة الترددية لـ (R<sub>G</sub>) حول مركز كتلته ، الجسم تحت تأثير القوة F على خط إفتى وعلى إرتفاع d عن سطح الارض ، حيث d > h . إشتق علاقة لدوران الجسم عندما تزداد القوة فجاءة من الصفر الى القيمة F ، إفترض ان الازاحة الزاوية للجسم صغيرة ، وإذا إنخفضت هذه القوة F المؤثرة بشكل مفاجئ الى الصفر بعد مرور فترة زمنية (t<sub>0</sub>) من نقطة البداية -إشتق معادلة الدوران لحركة الجسم لوقت أكبر من (t<sub>0</sub>)



الشكل(4-30)

$$Fd + mgh\theta - 2k.c^2.\theta = I_o.\ddot{\theta}$$

$$\therefore \ddot{\theta} + \left( \frac{2kc^2 - mgh}{I_o} \right).\theta = \frac{Fd}{I_o} \dots \dots \dots (1)$$

$\therefore$  the solution of equation of motion is

$$\theta = A \sin \omega t + B \cos \omega t + \frac{Fd}{\omega^2 I_o} \text{ where } \omega_n = \sqrt{\left[ \frac{2kc^2 - mgh}{I_o} \right]}$$

$$\text{substitute initial condition fir } \theta = \frac{Fd}{\omega^2 I_o} (1 - \cos \omega t)$$

5-A machine part weighing 4 kgf vibrates in a viscous medium. Determine the damping coefficient when a harmonic exciting force of 305 kgf results in a resonant amplitude of 1.8 cm with a period of 0.3 second. If the system is excited by a harmonic force of frequency 3 cycle/sec. what will be the percentage increase in the amplitude of force vibration when damper is removed.

5- جزء من ماكينة وزن 4 kgf يهتز في وسط لزج ، أوجد معامل الخمد عندما تنتج قوة استثارة توافقية 305 kgf عند سعة رنين 1.8 cm مع زمن دورى 0.3 sec ، إذا نُيرت المنظومة بقوة توافقية ترددها 3 cycle/sec. ، أوجد النسبة المئوية في زيادة سعة الاهتزاز الجبرى عندما يتلاشى الخمد.

الحل:

$$\therefore \omega = \frac{2\pi}{t_p} = \frac{2\pi}{0.3} = 20.93 \text{ rad/sec} \therefore \text{at resonance } r = \frac{\omega}{\omega_n} = 1, \omega = \omega_n$$

$$\therefore k = m.\omega_n^2 = \frac{4(20.93)^2}{981} = 1.79 \text{ kgf/cm}$$

$$\therefore \text{the amplitude}(X) = \frac{\frac{F}{k}}{\sqrt{(1-r^2)^2 + (2\zeta r)^2}} \therefore X = 1.8 \text{ cm } r = 1, \therefore 1.8 = \frac{3.5}{2\zeta}$$

$$\therefore \zeta = 0.54 \therefore c = 2\zeta.m\omega_n \therefore c = 2(0.54) \left( \frac{4}{981} \right) (20.93) = 0.092 \text{ kgf.sec/cm}$$

عند التأثير على المنظومة بقوة استثارة ترددها 3 c.p.s فانه يمكن تعيين النسبة المئوية في زيادة سعة الاهتزاز الجبرى عندما يتلاشى الخمد كما يلي:

$$\therefore \omega = 2\pi(3) = 6\pi \text{ c.p.s} \therefore r = \frac{\omega}{\omega_n} = \frac{6\pi}{20.93} = 0.9$$

$$\therefore X = \frac{3.5/1.79}{\sqrt{(1-(0.9)^2)^2 + [2(0.54)(0.9)]^2}} = 1.975 \text{ cm.}$$

عندما يتلاشى الخمد فان  $\zeta = 0$  ، فانه يمكن إيجاد السعة من العلاقة التالية:

$$\therefore X = \frac{F/k}{(1-r^2)} = \frac{3.5/1.79}{[1-(0.9)]} = 10.315$$

$$\therefore \text{The percentage increase} = \frac{10.315 - 1.975}{1.975} * (100) = 422.3\%$$

6-A mass of 20 lb is suspended from one end of a spiral spring , the other end of which is fixed. The stiffness of the spring is 50 lb/in , Damping , which may be assumed proportional to the velocity , causes the amplitude to decrease to  $\frac{1}{10}$  of its initial value in four complete oscillations. If a periodic force of magnitude ( 30 cos50t)lb. is applied to the mass , Find the amplitude of the forced oscillation. what would be the amplitude if the period of the applied force coincided with the natural period of vibration of the system?

6- كتلة 20 باوند علقت في أحد نهايتي نابض حلزوني والنهية الأخرى لة مثبتة ، ومعامل النابض 50 باوند لكل بوصة ، بفرض ان الخمد يتناسب مع السرعة والذي يتسبب في ان السعة تقل إلى  $\frac{1}{10}$  قيمتها الابتدائية في اربعة دورات متكاملة ، إذا كانت القوة يعبر عنها بالعلاقة  $30\cos 50t$  تؤثر على الكتلة ، أوجد سعة الاهتزاز الجبري ، ماذا تكون السعة إذا كانت دورة القوة المؤثرة متطابقة مع التردد الدوري لاهتزاز المظومة.

الحل:

$$\therefore \frac{x_1}{x_2} = e^{\frac{2\pi\zeta}{\sqrt{1-\zeta^2}}} \quad \therefore \left(\frac{x_4}{x_1}\right)^4 = e^{\frac{-4\pi\zeta}{\sqrt{1-\zeta^2}}} \quad \therefore \frac{4\pi\zeta}{\sqrt{1-\zeta^2}} = \ln(10) = 2.303 \quad \therefore \zeta = 0.12$$

$$\therefore X_{\max} = \frac{\frac{F}{k}}{\sqrt{[1-(r)^2 + (2\zeta r)^2]}} \quad \therefore r = \frac{\omega}{\omega_n}, \omega_n = \sqrt{\frac{50(386)}{20}} = 31.1 \text{ rad/sec}$$

$$\therefore \omega = 50 \quad \therefore r = \frac{50}{31.1} = 1.61 \quad \therefore X_{\max} = \frac{\frac{30}{50}}{\sqrt{[1-(1.61)^2]^2 + [2(0.12)(1.61)]^2}} = 0.37 \text{ in}$$

$$\therefore \text{at resonance } r = 1 \quad \therefore X_{\text{resonance}} = \frac{F/k}{2\zeta} = \frac{30/50}{2(0.12)} = 2.5 \text{ in}$$

7-A single cylinder vertical petrol engine of total weight 500 kg is mounted upon a steel chassis frame and causes a vertical deflection of 3mm. The reciprocating parts of the engine weight 24kg and move through a vertical stroke of 18 cm with simple harmonic motion. A dashpots is provided whose damping resistance is directly proportional to the velocity and amounts to 1.8kg/cm/sec. Considering that the steady state of vibration is reached. Determine:

- (1)-the amplitude of forced vibration , when the driving shaft of the engine rotates at 550 r.p.m.
- (2)the speed of the driving shaft at which resonance will occur,

7- محرك بترول ذات إسطوانة راسية واحدة وزن 500 كيلوجرام ، مركب على هيكل (شاسية) من

الصلب فيحدث إحناء رأسي أستاتيكي مقدارة 3مم ، وزن الاجزاء الدورانية بالمحرك 24كيلوجرام (24kgf) ويتحرك خلال مشوار السحب راسيا لمسافة 18 سم حركة توافقية بسيطة. ماص الصدمات المتصل به تتناسب مقاومته للخمد مباشرة مع السرعة ومقدارة 1.8 kg/sec/cm ، إعتبر ان النظم متصل الى حالة الاهتزاز المستقر .

(أ) أوجد سعة الاهتزاز الجبرى للمحرك عندما يدار بسرعة 550 r.p.m

(ب) أوجد سرعة عمود الادارة عندما يحدث الرنين.

الحل: يمكن تعين اقصى كما يلي:

$$\therefore \Delta = 3mm , W = 500kgf \therefore k = \frac{W}{\Delta} = \frac{500}{0.003} = 166666.67kg / m$$

$$\therefore \text{strok} = l = 18cm \therefore e = \text{radius of crank} \frac{l}{2} = 9cm , w_{\text{rotating}} = 24kgf$$

$$\text{damping resistance} = c = 1.8kg / cm / sec = 150kg / m / sec$$

$$\therefore \omega = \frac{2\pi.n_e}{60} = \frac{2\pi(550)}{60} = 57.6rad / sec$$

$$F = m_{\text{rotating}} e.\omega^2 = \frac{24}{9.81} (0.09)(57.6)^2 = 730.5kg$$

إن تعين اقصى إزاحة من العلاقة التالية::

$$\therefore X_{\text{max.}} = \frac{F}{\sqrt{(k - m\omega^2)^2 + (c\omega)^2}} = \frac{730.5}{\sqrt{\left(166666.67 - \frac{500}{9.81} (57.6)^2\right)^2 - [(180)(57.6)]^2}}$$

$$\therefore X_{\text{max.}} = 6.86 cm$$

ب- لإيجاد سرعة عمود الادارة عندما يحدث الرنين فرض ان  $n_{\text{res.}}$  سعة المحرك فى حالة الرنين و نتبع الاتى:

$$\text{at resonance } \frac{\omega}{\omega_n} = 1 \therefore \omega = \omega_n = \omega_{\text{res.}} \therefore \omega_{\text{res.}} = \sqrt{\frac{k}{M}}$$

$$\therefore \omega_{\text{res.}} = \sqrt{\frac{166666.67(9.81)}{500}} = 57.184rad / cycle \therefore \omega_{\text{res.}} = \frac{2\pi.n_{\text{res.}}}{60}$$

$$\therefore 57.18 = \frac{2\pi.n_{\text{res.}}}{60} \therefore n_{\text{res.}} = 546 r.p.m$$

8-A single cylinder engine has an out of balance force of 70kgf at an engine speed 350 r.p.m. The complete mass of the engine is 180 kgf and it is carried on a set of springs of total stiffness 40 kgf/cm. Find the amplitude of the steady motion of the mass and the maximum oscillating force transmitted to the foundation. If a viscous damper is interposed between the mass and the foundation , the damping force being 1.0kgf at 1cm/sec of velocity. find the amplitude of the forced damped oscillation of the mass and its angle of lag with the disturbing force.

8- محرك مفرد الاسطوانة يخرج عن إتزانة بقوة 70 kgf عند سرعة للمحرك 350 cycle/sec ، الكتلة

الكلية للمحرك تزن 180 kgf ويحمل على نوابض معاملها الكلى 40kgf/cm ،أوجد سعة الحركة المستقرة للكتلة ، واقصى قوة تنذببية تنتقل الى الوسط ،اذا وضع خامدزج بين الكتلة والوسط ، حيث قوة الحمد 1.0kgf عند سرعة 1 cm/sec ، اوجد سعة الاهتزاز الجبرى ذات الخمد للكتلة وزاوية التأخير مع القوة المشوشة (المزعجة).

$$\therefore w = 180\text{kgf} , k = 40\text{kg/cm} , \omega = \frac{2\pi n_e}{60} = \frac{2\pi(350)}{60} = 36.6\text{rad/sec}$$

$$\omega_n = \sqrt{\frac{k}{M}} = \sqrt{\frac{40(980)}{180}} = 14.76\text{rad/sec} , r = \frac{\omega}{\omega_n} = \frac{36.6}{14.76} = 2.5$$

$$\therefore X = \frac{\left(\frac{m_{\text{rotating}}}{M}\right) e.r^2}{\sqrt{(1-r^2)^2 + (2\zeta.r)^2}} \text{ without damping } \zeta = 0 \therefore F = m e \omega^2 = 70\text{kgf}$$

$$\therefore X = \frac{\frac{m e \omega^2}{M \omega_n^2}}{(1-r^2)} = \frac{\left(\frac{180}{981}\right) (14.76)^2}{[1-(2.5)^2]} = \frac{1.75}{5.25} = 0.333\text{cm} = 3.33\text{mm}$$

ان يمكن تعين القوة المنقولة الى الوسط فى حالة عدم وجود خمد من العلاقة التالية:

$$\therefore TR(\text{Transmissibility}) = \frac{F_T}{F_{\text{ext}}} = \frac{\sqrt{1+(2\zeta.r)^2}}{\sqrt{(1-r^2)^2 + (2\zeta.r)^2}} , \text{ at } \zeta = 0$$

$$TR = \frac{1}{(r^2-1)} = \frac{1}{(2.5)^2-1} = 0.1905 = 19.05\% \therefore TR = \frac{F_T}{F}$$

$$\therefore F_T = (TR)F_{\text{ext}} = (0.1905)(70) = 13.3\text{kgf}$$

فى حالة وضع الخامد بين الكتلة والنابض:

$$\text{with viscous damping interposed } \therefore \zeta = \frac{c}{c_c} = \frac{c}{2m\omega_n}$$

$$\therefore \zeta = \frac{1}{2\left(\frac{180}{981}\right)(14.76)} = \frac{1}{5.417} = 0.1846$$

$$\therefore X = \frac{\frac{F_{\text{ext}}}{M \omega_n^2}}{\sqrt{(1-r^2)^2 + (2\zeta.r)^2}} = \frac{\frac{70}{\left(\frac{180}{981}\right)(14.76)^2}}{\sqrt{[1-(2.5)]^2 + [2(0.1846)(2.5)]^2}} = 3.28\text{mm}$$

$$\therefore \tan \phi = \frac{2\zeta.r}{1-r^2} = \frac{2(0.1846)(2.5)}{1-(2.5)^2} = -0.176 \therefore \phi = 9.98^\circ$$

9-An air compressor of 550 kg mass operates at a constant speed of 2000 r.p.m. The rotating parts are well balanced. The reciprocating parts are of 14 kg. The crank radius is 120 mm. If the damper for the mounting introduces a damping factor  $\zeta=0.2$  :

(a)-Specify the springs for the mounting such that only 25 percent of the unbalance force is transmitted to the foundation , and (B) Determine the amplitude of the transmitted for

9-ضاغط هواء كتلته 550 كيلو جرام يعمل عند سرعة 2000 دورة لكل دقيقة ، الاجزاء الدورانية تكون متزنة وكتلتها 14 كيلوجرام ، ونصف قطر عمود المرفق 120 مم ، إذا كان معامل النابض المركب بالمنظومة  $\zeta=0.2$  .

(أ) أوجد قيمة النابض بالمنظومة عندما تنتقل 25% من القوة المسببة لعدم الاتزان الى الوسط.

(ب) أوجد سعة القوة المنقولة.

الحل:

$$(a) \therefore \omega = \frac{2\pi.n_c}{60} = \frac{2\pi(2000)}{60} = 209.3 \text{ rad/sec} \quad \therefore TR = \frac{F_T}{F} = \frac{\sqrt{1+(2\zeta r)^2}}{\sqrt{(1-r^2)^2 + (2\zeta r)^2}}$$

$$\therefore 0.25 = \frac{\sqrt{1+[2(0.2)r]^2}}{\sqrt{(1-r^2)^2 + [2(0.2)r]^2}} \quad \therefore r = 2.58 \quad \therefore r = \frac{\omega}{\omega_n} \quad \therefore 2.58 = \frac{209.3}{\omega_n}$$

$$\therefore \omega_n = 81.12 \text{ rad/sec} \quad \therefore \omega_n^2 = \frac{k}{m} \quad \therefore k = m.\omega_n^2 = (500)(81.12)^2 = 3619.2 \text{ kN/m}$$

(b)  $\therefore$  The amplitude of the force transmitted  $d = me \omega^2$

$$\therefore F_T = 0.25 F_{\text{exc.}} = 0.25(14)(0.12)(209.3) = 18.39 \text{ kN}$$

10-A machine weighing 98kgf is mounted on springs of stiffness  $k=900 \text{ kgf/cm}$  with an assumed damping factor of  $\zeta=0.23$  , A piston within the machine weighting 3.2 kgf has a reciprocating motion with a stroke of 6.25 cm and a speed of 2400 r.p.m. Assuming the motion of the piston to be simple harmonic , determine :

- (a)-The amplitude of the machine ,(b)-Its phas angle with respect to the exciting force ,  
(c)-The transmissibility and the force transmitted to the foundation.  
(d)-The phase angle of the transmitted force with respect to the exciting force.

10-ماكينة وزنها 98 kgf مركبة على نوابض معاملها 900kgf/cm مع فرض ان عامل الخمد  $\zeta=0.23$  ، كتلة مكبس الماكينة وزنها 3.2 kgf حيث يتحرك حركة ترددية ومشواره 6.25 cm وسرعته 2400 r.p.m ، افرض ان المكبس يتحرك حركة توافقية بسيطة. أوجد: (أ) سعة الماكينة ، (ب) الزاوية التي تؤثر بها قوة الاستثارة ، (ج) المنقولية والقوة المنقولة الى الوسط. (د) الزاوية التي تؤثر بها القوة المنقولة مع القوة المستثيرة.

الحل:

$$(a) - \text{the amplitude of the machine} = \frac{\left(\frac{m}{M}\right) \cdot e \cdot r^2}{\sqrt{(1-r^2)^2 + (2\zeta r)^2}}$$

$$\therefore \omega = \frac{2\pi(2400)}{60} = 251.2 \text{ rad/sec} , \omega_n^2 = \frac{k}{M} = \frac{900}{\left(\frac{98}{981}\right)} = 9009.2 \text{ rad/sec}$$

$$\therefore \omega_n = 94.92 \text{ rad/sec} \therefore r = \frac{251.2}{94.92} = 2.65 , r^2 = 7 , e = \frac{\text{strok}}{2} = \frac{6.25}{2}$$

$$\therefore X = \frac{\left(\frac{3.5}{98}\right)\left(\frac{6.25}{2}\right)(7)}{\sqrt{(1-7)^2 + [2(0.23)(2.65)]^2}} = 0.117 \text{ cm}$$

$$(b) \therefore \phi = \tan^{-1} \frac{2\zeta r}{1-r^2} \therefore \phi = \tan^{-1} \frac{2(0.23)(2.65)}{1-7} = -0.203 ,$$

$$\therefore \phi = 180 - 11.46 = 168^\circ 54' \text{ as shown in fig. (4-31)}$$

$$(c) \therefore TR(\text{Transmissibility}) = \frac{F_T}{F} \frac{\sqrt{1 + (2\zeta r)^2}}{\sqrt{(1-r^2)^2 + (2\zeta r)^2}}$$

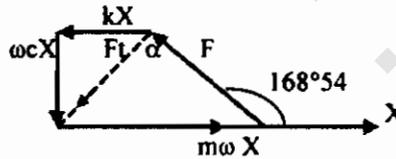
$$\therefore TR = \frac{\sqrt{1 + [2(0.23)(2.65)]^2}}{\sqrt{(1-7)^2 + [2(0.23)(2.65)]^2}} = 0.258 = 25.8\%$$

$$F_T = \text{The transmitted Force} = F \cdot (TR) = m e \omega^2 (TR)$$

$$\therefore F_T = \left(\frac{3.2}{981}\right)\left(\frac{6.25}{2}\right)(251.2)^2 \cdot (0.258) = 165.96 \text{ kgf}$$

(d) - To find the phase angle of the transmitted force with the exciting force ( $\alpha$ )

$$\therefore \alpha = \phi - \tan^{-1}(2\zeta r) = 168^\circ 54' - \tan^{-1}(2)(0.23)(2.65) = 168^\circ 54' - 50^\circ 64' = 117^\circ 9'$$



الشكل (4-31)

11-A refrigerator unit weighing 60 kgf is to be supported by four springs of stiffness (k) kgf/cm each. If the unit operates at 640 r.p.m., what should be the value of the spring constants k, if only 15% of the shaking force of the unit is to be transmitted to the supporting structure, where the four springs are in parallel on which it is supported.

11-وحدة تبريد وزنها 60kgf موضوعة على أربعة نوابض معامل كل منهم (k) kgf/cm ، إذا كانت الوحدة تعمل عند 640 r.p.m - ما قيمة ثابت النابض (k) لكل نابض عندما تنتقل 15% فقط من قوى

اهتزاز الوحدة الى موضع التركيب؟ حيث الاربعة نوابض متصلة على التوازي في موضع تركيبها.  
الحل: نظرا لعدم وجود خمد بالمنظومة ، فإن دالة المنقولية تكتب على الصورة التالية:

$$\therefore TR = \frac{1}{r^2 - 1} = 0.15 \quad \therefore (r^2 - 1)(0.15) = 1, r^2 = \frac{115}{15} = 7.67$$

$$\therefore r^2 = \frac{\omega^2}{\omega_n^2}, \omega = \frac{2\pi(640)}{60} = 66.99 \text{ rad / sec}$$

$$\therefore \omega_n^2 = \frac{\omega^2}{r^2} = \frac{(66.99)^2}{7.67} = 585.1 (\text{rad / sec})^2, \therefore \omega_n^2 = \frac{k_{eq}}{m} \quad \therefore k_{eq} = m \omega_n^2$$

$$\therefore k_{eq} = \left( \frac{60}{981} \right) (585.1) = 35.79 \text{ kgf / cm}$$

$$\therefore k(\text{for each spring}) = \frac{35.79}{4} = 8.95 \text{ kgf / cm.}$$

12-A motor-generator set of mass 200kg is installed using antivibration (AV) mountings which deflect 2 mm under the static weight of the set. The mountings are effectively updampped and from dynamic test results it is found that the static stiffness and the dynamic stiffness are the same. when running at 2000 rev/min the amplitude of vibration of the test is measured to be 0.3mm. To reduce this vibration , it is proposed to fasten the motor generator to a concrete block of mass 600kg which is then to be mounted on the same AV mounts as before. Calculate the new amplitude of vibration.

12- محرك ومولد مجموعة كتلتها 200 kg إقيمت (أنشئت) باستعمال تركيبية منع الاهتزاز التي تتمدد (تستطيل) بمقدار 2mm تحت الحمل (الوزن) الاستاتيكي لهما. ، التركيبية لا تتأثر بالخمد (لا يوجد بالمنظومة خمد) ومن نتائج الاختبار الديناميكي لهما وجد تسلي كل من المعامل الاستاتيكي والديناميكي. ، وعند دوران المجموعة بسرعة 2000 rpm وجد بالقياس ان سعة الاهتزاز 0.3 mm ، ولتقليل الاهتزاز فقد اقترح إستخدام كتلة خرسانية فوق تركيبية منع الاهتزاز كما في الحالة السابقة ، أوجد السعة الجديدة للاهتزاز.  
الحل:

$$\text{without damping } \zeta = 0 \quad \therefore \text{the amplitude } X = \frac{F}{k - m\omega^2}$$

$$\therefore X_1 = \frac{F}{k - m_1\omega^2}, X_2 = \frac{F}{k - m_2\omega^2} \quad \therefore \frac{X_1}{X_2} = \frac{k - m_2\omega^2}{k - m_1\omega^2}$$

$$\therefore k = \frac{W}{\delta} = \frac{200(9.81)}{10^{-3}} = 1962(10^3) \text{ N / m}$$

$$\therefore \omega = \frac{2\pi n_c}{60} = \frac{2\pi(2000)}{60} = 209.33 \text{ rad / sec}, m_1 = 200 \text{ kg}, m_2 = 600 \text{ kg}$$

$$\therefore \frac{X_1}{X_2} = \frac{1962(10^3) - 600(209.33)^2}{1962(10^3) - 200(209.33)^2} = 3.58 \text{ mm} \quad \therefore X_1 = 0.3 \text{ mm}$$

$$\therefore X_2 = \frac{0.3}{3.58} = 0.084 \text{ mm}$$

13-The vibration on the floor in a building is SHM at a frequency in the range 20 to 70 HZ, it desired to install sensitive equipment in the building which must be insulated from floor

vibration. The equipment is fastened to a small platform which is supported by six similar springs resting on the floor , each carrying an equal load , only vertical motion occurs. The combined mass of the equipment and platform is 50 kg and the equivalent viscous damping ratio of the suspension is 0.35 Find the maximum value for the spring stiffness , if the amplitude of transmitted vibration is to less than 20 % of the floor vibration over the given frequency range.

13- الحركة الاهتزازية لارضية مبنى هي حركة توافقية بسيطة عند تردد يتراوح 20 الى 70 هرتز ، يراد إقامة تجهيزة حساسة بالمبنى لعزلة عن اهتزاز الارضية ، حيث ان التجهيزة تكون مربوطة مع دعامة او منصة صغيرة ومثبتة بواسطة ستة نوابض موضوعة على ارضية المبنى وتكون الاحمال على كل نابض متساوية ، حيث تحدث الحركة الاهتزازية رأسيا فقط وكتلة التجهيزة والمنصة 50 كيلوجرام ومعامل الخمد اللزج المكافئ 0.35 أوجد أقصى قيمة لمعامل النابض اذا كانت السعة للاهتزاز المنقول بحوالي 20% من اهتزاز الارضية أعلى من مدى التردد المعطى.  
الحل:

$$\therefore TR = \frac{\sqrt{1 + (2\zeta r)^2}}{\sqrt{(1 - r^2)^2 + (2\zeta r)^2}} = 0.2, \zeta = 0.35 \therefore (0.2)^2 = \frac{1 + 0.49r^2}{(1 - 2r^2 + r^4) + 0.49r^2}$$

$$\therefore 0.04r^4 - 0.55r^2 - 0.96 = 0, \therefore r^2 = \frac{0.55 \pm 0.675}{0.08} \therefore r^2 = 15.3 \text{ or } r^2 = -1.5(\text{neglect})$$

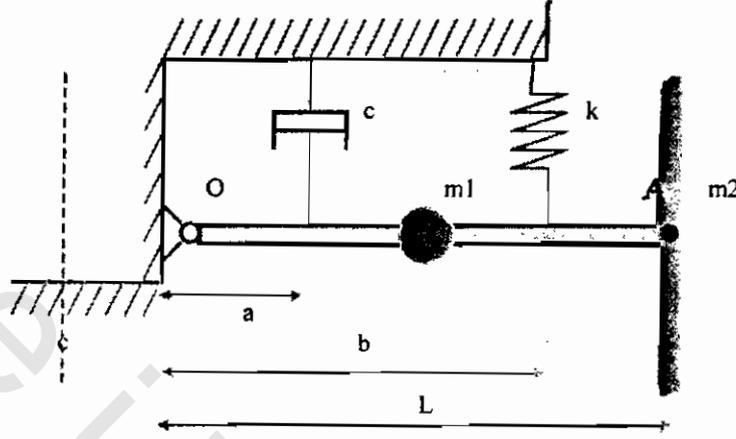
$$\therefore r^2 = \frac{\omega^2}{\omega_n^2}, \omega = 2\pi(20) = 40\pi \quad \omega_n^2 = \frac{(40\pi)^2}{15.3} = 1031.1, \therefore \omega_n^2 = \frac{k_{eq}}{m}$$

$$\therefore k_{eq} = (50)(1031.1) = 51555 \text{ N/m}, k(\text{for each spring}) = \frac{51555}{6} = 8592.5 \text{ N/m}$$

14-The fig(4-32) shows a diagrammatic end view of one half of a swing-axle suspension of a motor vehicle which consists of a horizontal half-axle OA pivoted to the chassis at O , a wheel rotating about the center line of the axle and a spring of stiffness k and a viscous damper with a damping coefficient c both located vertically between the axle and the shassis. The mass of the half-axle is m1 and its radius of gyration about O is Rg. The mass of the wheel is m2 and it may be regarded as a thin uniform disc having an external radius r and located at a horizontal distance L from the pivot(O). The spring and damper are located at horizontal distance b and a from pivot O ,as shown. Drive the equation for angular displacement of the axle-wheel assembly about the pivot O, and obtain from it an expression for the frequency of damped free oscillations of the assembly. Express this frequency in terms of the given parameters and the undamped natural frequency of the assembly.

14- الشكل (4-32) يوضح منظر تخطيطي لنهاية نصف محور تعليق لمحرك مركبة (سيارة) الذي يتكون من نصفى محور افقى (OA) مرتكز (ممسوك) مع مرفق او مفصل (O) بالبدن ، والعجلة (الاطار) تدور حول خط مركز المحور ، نابض معامل k وخامد لزج معامل c كل منهما مركب عموديا بين المحور والبدن (الشاسية) ، كتلة نصف المحور m1 ونصف قطر الحركة التذبذبية لـ Rg حول المفصل O ، كتلة العجلة m2 يمكن اعتبارها قرص خفيف منتظم ونصف قطره الخارجى r

وموضعة على مسافة افقية  $L$  من نقطة الارتكاز (المفصل) ، والناض والخامد موضعين على مسافة افقية  $(b,a)$  من المفصل  $(O)$  كما موضح بالشكل. ؟اشتق معادلة الازاحة لمجزعة العجلة والمحور حول المرفق او المفصل  $(O)$  واوجد منها علاقة التذبذب الحر ذات الخمد للتركيبة. عبر عن هذه التذبذبات بعلاقة المتغيرات المعلومة والتذبذب الطبيعي الغير متضائل لهذة التركيبة.



الشكل(4-32) يوضح منظر تخطيطي لنهاية نصف محور تغليق لمحرك مركبة

$$I_o \ddot{\theta} + ca^2 \dot{\theta} + kb^2 \theta = 0 \text{ where } c = 0 \therefore \omega_n = \sqrt{\frac{kb^2}{I_o}}, \text{ with damping } \omega_d = \omega_n \sqrt{1 - \zeta^2}$$

$$\therefore \zeta = \frac{c}{c_c} = \frac{ca^2}{2\sqrt{kb^2 I_o}} \therefore \omega_d = \omega_n \sqrt{1 - \frac{c^2 a^4}{4kb^2 I_o}} \text{ rad/sec}$$

15-A machine of mass 250 kg produces a vertical disturbing force which oscillates sinusoidally at a frequency of 25 Hz , The force transmitted to the floor is to have an amplitude , at this frequency , not more than 0.4 times that of the disturbing force in the machine , and the static deflection of the machine on its mountings is to be as small as possible consistent with this. For this purpose , rubber mountings , are to be used , which are available as units , each of which has a stiffness of 359 kN/m and a damping coefficient of 2410 Ns/m. How many of these units are needed ?

15-ماكينة كتلتها 250 كيلوجرام تنتج قوة رأسية غير مرغوب فيها (مزعجة) التي تسبب إهتزاز جيبي بتردد 25 هرتز ، هذه القوة تنتقل الى السطح (الارضية) بسعة عند ذلك التردد الذي لايزيد عن 40% من القوة الغير مرغوب فيها بهذه الماكينة ، وان الانحراف (التمدد) الاستاتيكي لقاعدة هذه الماكينة يكون اصغر مايمكن ، لهذا الغرض تستعمل وسادة مطاطية (تركيبة) على شكل وحدات (عدة قطع) كل واحدة لها معامل 359 كيلونيوتن/متر ومعامل الخمد 2410 نيوتن.ثانية /متر ، كم عدد هذه الوحدات المطلوبة ؟

الحل:

بفرض ان عدد الوحدات n التي تتكون منها الوسادة المطاطية.

$$\therefore k = 359(10^3) N/m \quad \therefore k_{eq.} = nk = 359(10^3)n \quad N/m$$

$$\therefore c = 2410 \quad Ns/m \quad \therefore c_{eq.} = 2410n \quad Ns/m$$

$$\therefore \omega_n^2 = \frac{k_{eq.}}{m} = \frac{359(10^3)n}{520} = 690.4n \quad \text{Y/sec}^2, \quad \therefore c_c = 2\sqrt{km}$$

$$\therefore c_c^2 = 4km = 4(359(10^3))(520)n = 747(10^6)n, \quad \therefore \omega = 2\pi.f = 2\pi(25) \quad \text{rad/sec}$$

$$\therefore \omega^2 = 2.46(10^4) \quad (\text{Y/sec}^2), \quad \therefore \frac{F_T}{F} = 0.4, \quad \therefore r^2 = \left(\frac{\omega}{\omega_n}\right)^2 = \left(\frac{2.46(10^4)}{690.4n}\right) = \frac{35.6}{n}$$

$$\therefore TR = \frac{F_T}{F} = \frac{\sqrt{1+(2\zeta r)^2}}{\sqrt{(1-r^2)^2 + (2\zeta r)^2}} = 0.4 \dots \dots \dots (1)$$

$$\therefore \zeta = \frac{c}{c_c} = \frac{2410n}{\sqrt{747(10^6)n}}, \quad r = \frac{35.6}{n}$$

$$\therefore \text{By substitute values } \zeta, r \text{ inequation (1)} \quad \therefore (0.4)^2 = \frac{1+4\zeta^2 r^2}{(1-r^2)^2 + 4\zeta^2 r^2}$$

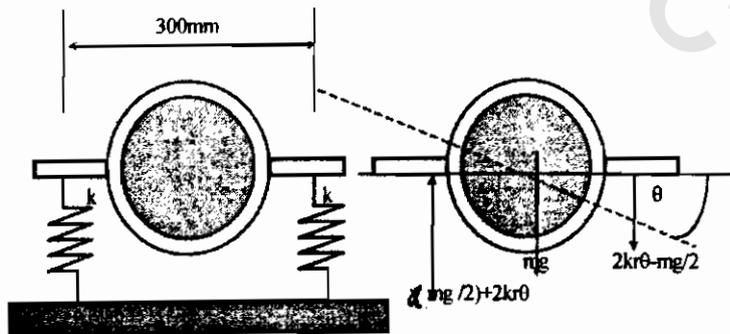
$$\therefore n^2 + 6.42n - 114.6 = 0 \quad \therefore n = +8 \text{ or } -14.5$$

Thus 8 units in parallel will give specified attenuation, more units would give less ststic deflectionbut more transmitted force

إن عدد الوحدات المطلوبة هي ثمانية وحدات

16-An electric motor has a mass of 15kg and it set on four identical springs , each with a spring modulus of 1.8 N/mm. The radius of gyration of the motor assembly about the shaft axis is 120mm. If the running speed of the motor is 2000r.p.m , determine the transmission ratio for vertical vibration and torsional vibration

16-محرك كهربى كتلته 15 كيلوجرام وضع على اربعة نوابض معامل كل نابض 1.8 نيوتن/مليمتر ، نصف قطر الحركة التردومية لمجموعة المحرك حول محور العمود 120مليمتر ، إذا كانت سرعة الدوران للمحرك 2000 لفة كل دقيقة ، أوجد النسبة المنقولة لكل من الاهتزاز الرأسى والعرضى.



الشكل (33-4) يوضح محرك كهربى مسند على ابعة نوابض

في حالة الاهتزاز الالتوائي For Torsional vibration وفي هذه الحالة نجد ان:  
بما ان عزم اللي الكامن يساوي في المقدار ويضاد في الاتجاه عزم اللي الاسترجاعي

$$\therefore \sum M_o = -I_G \cdot \ddot{\theta} \quad \therefore \sum M_o = F_s \cdot r = 4k \cdot r \theta \cdot r = 4k \cdot r^2 \cdot \theta$$

$$\therefore I_G \cdot \ddot{\theta} + 4k \cdot r^2 \cdot \theta = 0 \quad \therefore \ddot{\theta} + \left( \frac{4k \cdot r^2}{I_G} \right) \cdot \theta = 0 \quad \text{where } I_G = m \cdot R_G$$

$$\therefore \omega_n^2 = \left( \frac{4k \cdot r^2}{I_G} \right) = \left[ \frac{4(1.8)(0.15^2)(10^3)}{(15)(0.12)^2} \right] = 750 \text{ (rad/sec)}^2$$

$$\therefore \omega = 209 \text{ rad/sec} \quad \therefore \zeta = 0 \quad \therefore r^2 = \frac{\omega^2}{\omega_n^2} = \frac{(209)^2}{750} = 58.24$$

$$\therefore TR \text{ for torsional vibration} = \frac{1}{1 - 58.24} = -0.017$$

ب- في حالة الاهتزاز الرأسي the vertical vibration حيث النوابض الاربعة الموضوع (المركب)  
عليها المحرك تكون في حالة توازي. ولذلك نجد ان:

$$\therefore k_{eq} = 4k \quad \therefore \omega_n^2 = \frac{k_{eq}}{m} = \frac{4(1.8)(10)^3}{15} = 480 \text{ rad/sec} \quad \therefore \omega = \frac{2\pi n_c}{60}$$

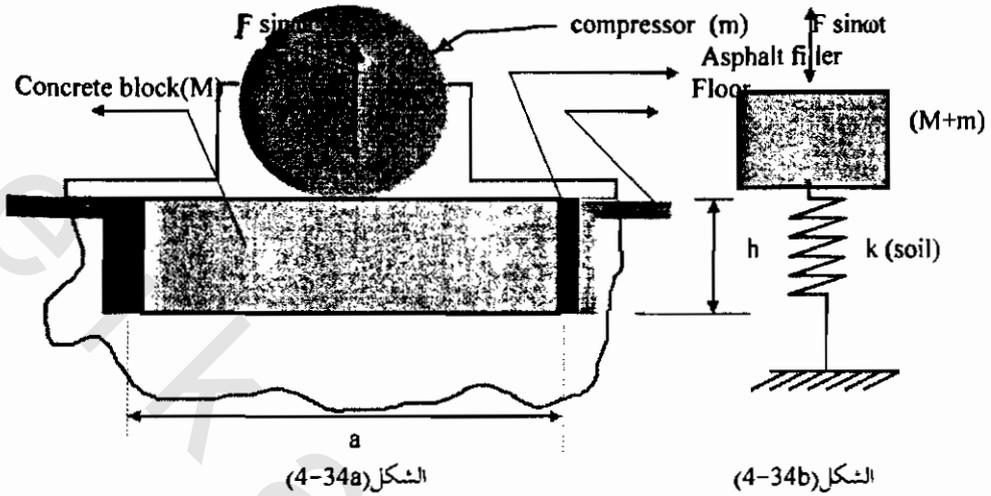
$$\therefore \omega = \frac{2\pi(2000)}{60} = 209 \text{ rad/sec} \quad \therefore r^2 = \frac{(209)^2}{480} = 91 \text{ (rad/sec)}^2$$

$$\therefore \text{The Transmission ratio in vertical vibration} = TR = \left| \frac{1}{1 - r^2} \right| = \frac{1}{1 - 91} = -0.011$$

17-The system as shown in fig.(3-34a) , consider the compressor weights 9163N and operates at 1800 r.p.m. , At this operating speed , undesirable vibration occurs when the compressor is attached directly to the floor of a small building in a manufacturing plant. To reduce the annoying , and potentially damaging , vibration of the concrete floor that is resting on a silty-clay soil , it is proposed to isolate the compressor by mounting it on a square concrete block separated from the rest of the concrete floor as shown in fig.(4-34a). The density of the concrete in the block has been measured as 23.563 kN/m<sup>3</sup> , and the vertical compression coefficient K<sub>c</sub> of the silty-clay soil has been experimentally determined to be k<sub>c</sub> = 20.36(10<sup>6</sup>) N / m<sup>3</sup> The geometry of the compressor leads to choosing a block 2 by 2 m , and our analysis is concerned with determining the depth h of the .block that will yield a 75 percent reduction in the force transmitted by the compressor-block system to the supporting soil.

17-المنظومة المبينة بالشكل (4-34) هي ضاغط وزن 9163 نيوتن ويعمل بسرعة 1800 لفة / دقيقة ، وعند هذه السرعة ينتج إهتزازات غير مرغوب فيها عندما يكون الضاغط على الارض مباشرة في غرفة صغيرة بوحدة صناعية ، ولغرض تقليل حدة الاهتزازات في الارضية ذات النوعية الطينية فقد اقترح عزل الضاغط بوحدة فوق قطعة خرسانية (كنتورية) مربعة الشكل فوق الارضية الطبيعية كما

في الشكل (4-34)، حيث كثافة الكتلة الخرسانية تبلغ 23563 و 20 كيلو نيوتن لكل متر مكعب ، ومعامل الضغط العمودي  $K_c$  للتربة قد تم قياسية بشكل تجريبي (عملي) وكان في حدود  $20 \times 10^6$  نيوتن لكل متر مكعب ، شكل وحجم الضاغط تحتم إختبار المقطع الخرساني بقياس  $2 \times 2$  متر ، المطلوب إيجاد العمق للكتلة الخرسانية الذي يقلل القوة خلال قاعدة الضاغط بحوالي 75 % الى التربة.  
الحل:



الشكل (4-34)

نفرض ان كتلة الضاغط  $m$  وكتلة الكتلة الخرسانية  $M$  ، حيث تمثل التربة المكونة من الطين والعمل النابض وتكون الكتلة المكافئة الكلية هي  $m_e = \text{the effective mass}$  ، وثابت النابض  $k$  للمنظومة

يعين بحاصل ضرب  $k_c$  في مساحة الكتلة الخرسانية حيث  $m = 9163 \text{ N}$  ،  $M = \frac{A \cdot h \cdot \rho}{g}$

$\therefore \text{the effective mass} = m_e = M + m = \frac{A \cdot h \cdot \rho}{g} + m$  where  $M = \frac{V \cdot \rho}{g} = \frac{A \cdot h \cdot \rho}{g}$

$\therefore m_e = \frac{9163 + 2(2)(23563)}{9.81} = (934.1 + 9607.7h) \text{ kg} \dots \dots \dots (1)$

$k = k_c \cdot A = 20.36(10^6)(4) = 81.44(10^6) \text{ N/m}$

,with neglect the damping  $\therefore \zeta = 0$

$\therefore \text{the transmissibility } (TR) = \frac{1}{r^2 - 1}$

$\therefore \text{the reduction } R \text{ in (Transmissibility)} = R = 1 - TR = 0.75$

$$\therefore TR = 1 - R \quad \therefore \frac{1}{r^2 - 1} = 1 - R \quad \therefore (1 - R)(r^2 - 1) = 1$$

$$\therefore r^2 - 1 = \frac{1}{1 - R} \quad \therefore r^2 = 1 + \frac{1}{1 - R} = \frac{1 - R + 1}{1 - R} = \frac{2 - R}{1 - R}$$

$$\therefore r = \frac{\omega}{\omega_n} = \sqrt{\frac{2 - R}{1 - R}} \quad \therefore \omega = \frac{2\pi(1800)}{60} \quad \therefore \omega_n = \sqrt{\frac{k}{m_e}} = \sqrt{\frac{81.44(10^6)}{934.1 + 9607.7h}} \quad \frac{rad}{sec}$$

$$\therefore \frac{\omega}{\omega_n} = \sqrt{\frac{2 - 0.75}{1 - 0.75}} = 2.24 \quad \therefore \omega_n = \frac{\omega}{2.24} = \frac{2\pi(1800)}{60(2.24)} = 84.15 \quad rad/sec$$

$$\therefore h = 1.1 \quad m = 3.61 \quad ft$$

وبذلك يمكن إيجاد وزن الكتلة الخرسانية وذلك بعد التعويض عن قيمة h في المعادلة (1) فينتج ان  $w=103.7 \text{ k}$   
 18-A machine weighing 200lb is mounted on springs of stiffness  $k=4000 \text{ lb/in}$  , and dampers with a damping coefficient  $c=218 \text{ lb/ft.sec}$  , the unbalanced rotor produced a maximum vertical force 80 lb at 3000 r.p.m. Determine:

- (1)-The damping factor. (2)-The logarithmic decrecement. (3)-The natural frequency ( $f_n$ )  
 (4)-The ratio of any two consecutive amplitude (5)-The transmissibility (TR)  
 (6)-The maximum transmitted force to the foundation  
 (7)-The phase angle with respect to the exciting force ( $\phi$ )

18-ماكينة وزنها الكلي 200 باوند موضوعة على نوابض المعامل المكافئ لهم  $k = 4000 \text{ lb/in}$  ،  
 وخوادم معامل الخمد المكافئ لهم  $c = 218 \text{ lb/ft.sec}$  عليها دوار غير متزن ينتج قوة راسية قصوى 80  
 lb عند سرعة 3000 r.p.m. : (1) معامل الخمد. (2) -التناقص اللوغارتمى (3)

(3)-التردد الطبيعي ( $f_n$ ) (4) النسبة بين اى سعتين متتاليتين.

(5)-المنقولية (TR) (6)-أقصى قوة منقولة الى الوسط. (6)-الزاوية التي تؤثر بها القوة المستتيرة

الحل:

$$\therefore \omega_n = \sqrt{\frac{k}{m}} = \sqrt{\frac{4000(32.2)(12)}{200}} = 87.9 \quad rad/sec \quad , \quad \omega = \frac{2\pi(3000)}{60} = 314 \quad rad/sec$$

$$\therefore r = \frac{314}{87.9} = 3.57 \quad , \quad \therefore \zeta = \frac{c}{c_c} = \frac{218}{2\left(\frac{200}{32.2}\right)(87.9)} = 0.2 \dots \dots \dots (1)$$

$$\therefore \delta = \frac{2\pi\zeta}{\sqrt{1-\zeta^2}} = \frac{2\pi(0.2)}{\sqrt{1-(0.2)^2}} = 1.283 \dots \dots \dots (2)$$

$$\therefore f_n = \frac{\omega_n}{2\pi} = \frac{87.9}{2\pi} = 13.99 \quad HZ \dots \dots \dots (3)$$

$$\therefore \text{the ratio} \left( \frac{x_1}{x_2} \right) = e^\delta = e^{1.283} = 3.61 \dots \dots \dots (4)$$

$$TR = \frac{\sqrt{1+(2\zeta.r)^2}}{\sqrt{(1-r^2)^2 + (2\zeta.r)^2}} = \frac{\sqrt{1+[2(0.2)(3.57)]^2}}{\sqrt{[1-(3.57)^2]^2 + [2(0.2)(3.57)]^2}} = 0.151 = 15.1\% \dots \dots (5)$$

the max transmitted force ( $F_T$ )<sub>max</sub> to foundation

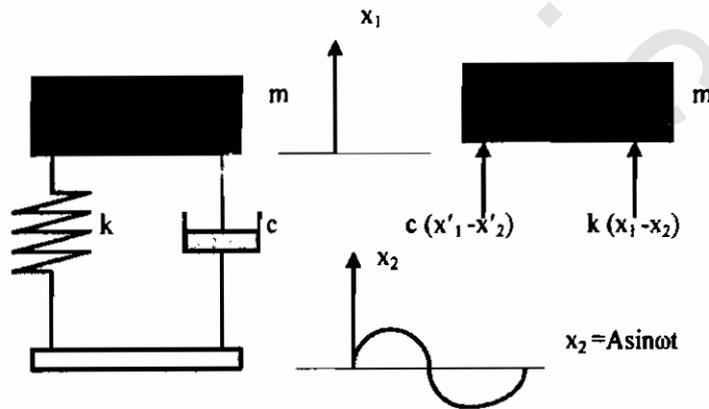
$$\therefore (F_T)_{\max} = F.(TR) = 80(0.151) = 12.066 \text{ Ib} \dots \dots \dots (6)$$

$\therefore$  the phase angle with respect to the exciting force( $\phi$ )

$$\therefore \phi = 180 - \tan^{-1} \frac{2\zeta.r}{1-r^2} = 180^\circ - \frac{2(0.2)(3.59)}{1-(3.59)^2} = 180^\circ - 6^\circ 89' = 173^\circ 1'$$

19-The basic element of many vibration -measuring devices is the seismic unit , which consists of a mass  $m$  supported from a frame by a spring of the stiffness  $k$  in parallel with a damper of viscous damping coefficient  $c$  , the frame of the unit is attached to the structure whose vibration is to be determined , the quantity measured being  $x$  , the relative motion between the seismic mass and the frame. The motion of both the structure and the seismic mass is translation in the vertical direction only. Derive the equation of motion of the seismic mass, assuming that the structure has simple harmonic motion of circular frequency  $\omega$  , and deduce the steady state amplitude of  $x$ . Given that the undamped natural circular frequency  $\omega_n$  . of the unit is much greater than  $\omega$ , show why the unit may be used to measure the acceleration of the structure. Explain why in practice some damping is desirable. If the sensitivity of the unit (that is , the amplitude of  $x$  as a multiple of the amplitude of the acceleration of the frame) is to have the same value when  $\omega = 0,2\omega_n$  as when  $\omega \ll \omega_n$  , find the necessary value of the damping ratio.

19-العنصر الاساسى لكثير من اجهزة قياس الاهتزازات هو وحدة المسح العرضى (جهاز قياس الزلازل) التى تتكون من كتلة  $m$  مُسندة على الهيكل (التركيبية) بواسطة نابض معاملته  $k$  ومتوازيًا مع خامد معامل الخمد اللزج لة  $(c)$  ، هيكل الوحدة ملحقة بالمنشئ المحسوب إهتزازاته وكمية القياس  $x$  هى الحركة النسبية بين كتلة جهاز الزلازل والهيكل ، حركة كل من التركيبية (المنظومة) وكتلة الجهاز الزلزالي تكون فى إتجاه زاسى فقط. إشتق معادلة الحركة لكتلة الجهاز الزلزالي بفرض ان التركيبية لها تتحرك حركة توافقية بسيطة (s.h.m) بتردد دورى  $\omega$  واستنتج السعة فى الحالة المستقرة. ، إذا كان التردد الطبيعى بدون خمد  $\omega_n$  للوحدة يكون اكبر بكثير من التردد الدورى  $\omega$  - وضح لماذا يمكن إستعمال وحدة المسح الزلزالي لقياس تعجيل المنشئ (التركيب) . إشرح لماذا يكون بعض الخمد مطلوب (مرغوب) عمليا ، إذا كانت حساسية الوحدة (اى السعة  $x$  هى مضاعفات السعة للتعجيل للهيكل) تؤخذ نفس القيمة  $\omega = 0.2\omega_n$  عندما تكون  $\omega \ll \omega_n$  ، أوجد القيمة الضرورية لنسبة الخمد؟



الشكل(4-36) العنصر الاساسى لجهاز قياس الزلازل

نفرض ان الازاحة النسبية  $x$  هي الفرق بين إزاحة الكتلة  $x_1$  وإزاحة قاعدة الجهاز  $x_2$  وعليه يكون مايلي:

$$\therefore x = x_2 - x_1, \quad \dot{x} = \dot{x}_2 - \dot{x}_1, \quad \ddot{x} = \ddot{x}_2 - \ddot{x}_1, \dots, \dots, \dots (1)$$

$$\therefore \text{the equation of motion is } m\ddot{x}_1 = k(x_2 - x_1) + c(\dot{x}_2 - \dot{x}_1) \dots (2)$$

وبالتعويض من (1) في المعادلة (2) ينتج ان:

$$\therefore m(\ddot{x}_2 - \ddot{x}) = kx + c\dot{x} \dots (3)$$

$$\therefore m\ddot{x} + c\dot{x} + kx = m\ddot{x}_2$$

$$\therefore x_2 = A \sin(\omega t), \quad \dot{x}_2 = \omega A \cos(\omega t), \quad \ddot{x}_2 = -\omega^2 A \sin(\omega t)$$

$$\therefore m\ddot{x} + c\dot{x} + kx = -m\omega^2 A \sin(\omega t)$$

$$\text{assume } x = X_0 \sin(\omega t + \phi), \quad \dot{x} = \omega X_0 \cos(\omega t + \phi), \quad \ddot{x} = -\omega^2 X_0 \sin(\omega t + \phi)$$

$$\text{the equation of motion is } -\omega^2 m X_0 \sin(\omega t + \phi) + k X_0 \sin(\omega t + \phi) + c \omega X_0 \cos(\omega t + \phi) = -m\omega^2 A \sin(\omega t) \dots (4)$$

$$\therefore \text{the amplitude } X_0 = \frac{m\omega^2 A}{\sqrt{(k - m\omega^2)^2 + (c\omega)^2}} = \frac{\frac{m\omega^2}{k} A}{\sqrt{\left(1 - \frac{m\omega^2}{k}\right)^2 + \left(\frac{2\zeta m\omega_n \omega}{k}\right)^2}}$$

$$\therefore X_0 = \frac{r^2 A}{\sqrt{(1 - r^2)^2 + (2\zeta r)^2}} \dots (5)$$

$$\therefore \text{If } \omega_n \gg \omega, \quad r^2 \ll 1 \text{ and } X_0 = r^2 A$$

$$\therefore \text{the acceleration} = \omega^2 A \text{ is measured}$$

$\therefore$  as  $r$  increases,  $(1 - r^2)^2$  decreases but the damping term in the denominator increases to compensate.

عندما تزداد  $r$  فإن  $(1 - r^2)^2$  تقل ولكن الجزء الموجود بالمقام والحاص بالخمد يزداد ، واذا كانت  $r=0.2$  والتعويض بها فينتج ان:

$$\frac{1}{(1 - r^2)^2 + (2\zeta r)^2} = 1 \quad \text{and} \quad [1 - 0.04]^2 + 4\zeta^2(0.04) = 1 \quad \therefore \zeta = 0.7$$

20-A two wheeled trailer has springs fitted which deflect 12.5 cm. under the weight of the trailer which is 600 kgf. Dashpots are fitted between the road wheels and the body such that the damping is 0.3 of the critical damping. The trailer is pulled along a road with an approximate sine-wave contour. The distance between successive peaks is 18.5 meters and the depth

between peaks and valleys is 6 cm. Assume that the wheels do not leave the ground and that the tyres are stiff compared with the springs.

(a) The equation of motion of the system. (b) The steady state solution

(c) The amplitude of the vertical movement of the body of the trailer.

(d) The maximum value of the displacement

(e) The displacement relative to the support at time ( $t=1$  sec).

(f) Find the variations in the force in the springs of the trailer if it is pulled at 80 km/hr

20-مقطورة بعجلتين مركبة على نوابض تتمدد تحت تأثير وزن المقطورة (600kgf) وعلى خواصد

مركبة بين العجلتين وجسم المقطورة بحيث يكون معامل الحمد 30% من معامل الخمد الحرج ،

المقطورة تسحب على طول الطريق ذو المقاطع جيبيية التمام (cose-wave contour) بشكل تقريبي ،

المسافة بين قمتين متتاليتين 18.5 cm والعمق بين أعلى وأدنى نقطة عمودية تبلغ 6 cm ، مع فرض ان

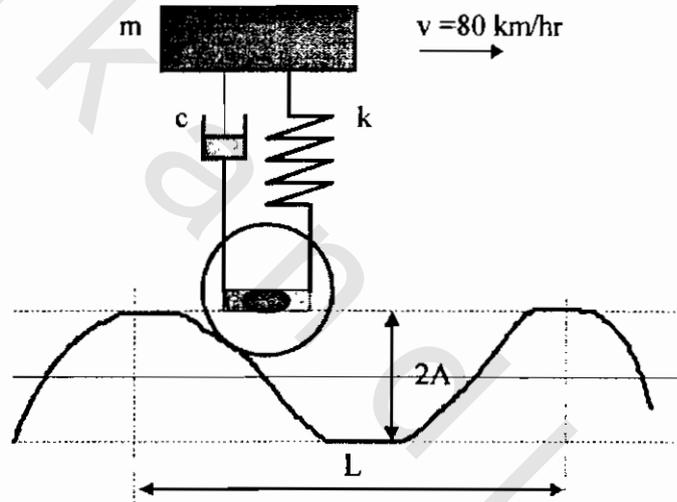
عجلات المقطورة تظل ملامسة للطريق وإن العجلات تكون صلبة إذا ما قورنت بالنوابض ، أوجد :-

(أ) معادلة الحركة للمنظومة (ب) الحل في الحالة المستقرة (ج) السعة الرأسية نتيجة إهتزاز جسم لمقطورة

(د) أقصى قيمة للازاحة.. (و) الازاحة النسبية للتركيبية (المنظومة) عند زمن 1 ثانية.

(ي) أوجد التغيير الحادث في قوة النوابض للمقطورة عندما تسحب بسرعة 80 km/hr

الحل:



الشكل (37-4) يوضح حركة مقطورة (مركبة) على طريق مموج

Let the mass  $m$  be supported on foundation and let the

foundation be subjected to the vertical displacement  $A \cos(\omega t)$

$$\therefore m \ddot{x} = \sum F$$

(a)  $\therefore$  The equation of motion of the system is

$$m \ddot{x} = -k(x - A \cos \omega t) - c \frac{d}{dt}(x - A \cos \omega t)$$

$$\therefore \ddot{x} + \frac{k}{m}(x - A \cos \omega t) + \frac{c}{m}(\dot{x} + A \sin \omega t) = 0$$

$$\ddot{x} + \omega_n^2(x - A \cos \omega t) + 2\zeta \omega_n(\dot{x} + A \sin \omega t) = 0 \dots \dots \dots (1)$$

To find the steady state solution

Let  $y$  the displacement relative to the support  $= x - A \cos \omega.t$

$$\therefore x = y + A \cos \omega.t, \dot{x} = \dot{y} - A \omega \sin \omega.t, \ddot{x} = \ddot{y} - A \omega^2 \cos \omega.t \dots \dots (2)$$

وبالتعويض من العلاقات (2) في المعادلة (1)

$$\therefore \ddot{y} + 2\zeta.\omega_n \dot{y} + \omega_n^2.y = \omega^2.A \cos(\omega.t)$$

$$\therefore (b) \text{The steady state solution } y_p = \frac{A.\left(\frac{\omega}{\omega_n}\right)^2}{\sqrt{(1-r^2)^2 + (2\zeta.r)^2}} \cos[\omega.t - \phi] \dots \dots (3)$$

$$\text{where } \phi = \tan^{-1} \frac{2\zeta.r}{1-r^2}$$

$$(c) y_0 = \text{the amplitude of vibration} = \frac{A\sqrt{1+(2\zeta.r)^2}}{\sqrt{(1-r^2)^2 + (2\zeta.r)^2}}$$

$$\therefore r = \frac{\omega}{\omega_n}, \omega = 2\pi.f_n, f_n = \frac{1}{t_p}, t_p = \frac{L}{v} = \frac{18.5(3600)}{80} = 0.83 \text{ sec}$$

$$\therefore f_n = \frac{1}{0.83}, \therefore \omega = 2\pi.f_n = \frac{2\pi}{0.83} = 7.54 \text{ rad/sec}$$

$$\therefore k = \frac{W}{\delta} = \frac{1600}{12.5} = 48 \text{ kg/cm}$$

$$\therefore \omega_n = \sqrt{\frac{48(981)}{600}} = 8.85 \text{ rad/sec} \quad \therefore r = \frac{7.54}{8.85} = 0.85, \therefore A = 3 \text{ cm}$$

$$y_0 = \frac{3\sqrt{1+[2(0.3)(0.85)]^2}}{\sqrt{[1-(0.85)^2]^2 + [2(0.3)(0.85)]^2}}$$

$$(d) \text{The max. value of the displacement } (y_{\max.}) = \frac{A.r^2}{\sqrt{(1-r^2)^2 + (2\zeta.r)^2}}$$

$$\therefore x_{\max.} = \frac{3(0.85)^2}{\sqrt{[1-(0.85)^2]^2 + [2(0.3)(0.85)]^2}} = 3.73 \text{ cm}$$

(e) The displacement relative to the support ( $y_p$ ) at  $t = 1$  sec

$$\therefore \phi = \tan^{-1} \frac{2\zeta.r}{1-r^2} = \tan^{-1} \frac{2(0.3)(0.85)}{1-(0.85)^2} = \tan^{-1}(1.838) = 61^\circ 45'$$

$$\therefore \text{at } t = 1 \text{ sec } \therefore y_p = \frac{A.r^2}{\sqrt{(1-r^2)^2 + (2\zeta.r)^2}} \cos(\omega.t - \phi) \therefore \omega = 7.54 \text{ rad/sec}$$

$$y_p = 3.73 \cos \left[ 7.54(1) \left( \frac{180}{\pi} \right) - 61^\circ 45' \right] = 3.73 \cos(370^\circ 78')$$

$$\therefore y_p = 3.73(0.982) = 3.66 \text{ cm}$$

(f) The variations in the force in the spring  $= \pm y_{\max} k = \pm 3.73(48) = \pm 179 \text{ kgf}$

21-The boat shown in fig(4-38) are being pulled over an undulating road at a velocity (v) The contour. of the road is such that it can be approximated fairly accurately by a sine wave having a

wavelength of  $L=16 \text{ ft}$  and amplitude of  $A=0.8 \text{ in}$ . The total static deflection  $\delta_s$  of the springs and tires of the boat due to the weight of the boat has been measured as  $1.8 \text{ in}$ . Assuming that the damping inherent in the system is viscous in nature and of such magnitude that  $\zeta=0.8$  , Determine:-

(a) The speed (v) at which the amplitude  $|x|$  of the boat will be a maximum.

(b) The value of the maximum amplitude referred to in the boat .

(c) The amplitude when the boat is traveling at the speed of  $65 \text{ m.p.h}$

21- المركب المبين بالشكل (4-38) يسير بسرعة  $v$  على مسار أو طريق يتخذ شكل الموجة الجيبية

حيث طول الموجة  $16$  قدم وسعتها  $0.8$  بوصة ، قيس الانحناء (الاستطالة) الاستاتيكي الكلي للنابض والاطار للمركب نتيجة وزنة المركب فوجد  $1.8$  بوصة

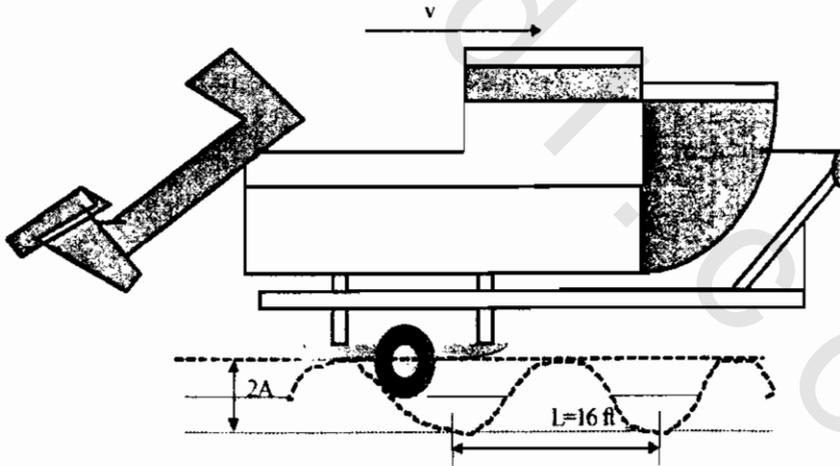
بوصة ، افرض ان الخمد للمنظومة هو خمد لزج وعامل الخمد  $\zeta=0.8$  ، اوجد:-

(أ)- السرعة عندما السعة  $|x|$  للمركب تصل الى اكبر ما يمكن.

(ب) أقصى قيمة مفضلة لسعة المركب.

(ج) السعة عندما المركب يسير بسرعة  $55$  متر لكل ساعة.

الحل:



الشكل (4-39) يوضح مركب يسير بسرعة (v) على موجة طولها  $L=16 \text{ ft}$

بما ان المركب يأخذ المنحنى الجيبى أى يمكن التعبير عنه بالعلاقة التالية  $y=A \sin(\omega.t)$

$$\therefore \text{The wavelength } (L) = v \lambda_p = v \left( \frac{2\pi}{\omega} \right) = 16 \text{ ft}$$

$$\therefore \text{the exciting frequency} = \omega = \frac{2\pi v}{L}, \therefore \omega_n = \sqrt{\frac{k}{m}} = \sqrt{\frac{g}{\delta_{st}}}$$

$$\therefore \omega_n = \sqrt{\frac{386}{1.8}} = 14.64 \text{ rad/sec}$$

$$\therefore \text{at maximum amplitude } r = \frac{\omega}{\omega_n} = 1, \therefore \omega = \omega_n = 14.64 \text{ rad/sec}$$

$$\therefore \omega = \frac{2\pi(v)}{L} = 14.64 \text{ rad/sec}, \therefore v = \frac{\omega L}{2\pi} = \frac{14.64(16)}{2\pi} = 37.3 \text{ ft/sec} = 25.44 \text{ m.p.h.....(1)}$$

$$\therefore \zeta = 0.08, r = 1, |A| = 0.8$$

$$\therefore \text{The maximum amplitude } y_{\max} = \frac{A\sqrt{1+(2\zeta r)^2}}{\sqrt{(1-r^2)^2+(2\zeta r)^2}} = \frac{0.8\sqrt{1+[2(0.08)(1)]^2}}{2(0.08)(1)} = 5.06 \text{ in}$$

ولإيجاد السعة التي يسير بها المركب عند السرعة (v=65 m.p.h) ، نلاحظ ان نسبة التردد في هذه الحالة تكون كما يلي:

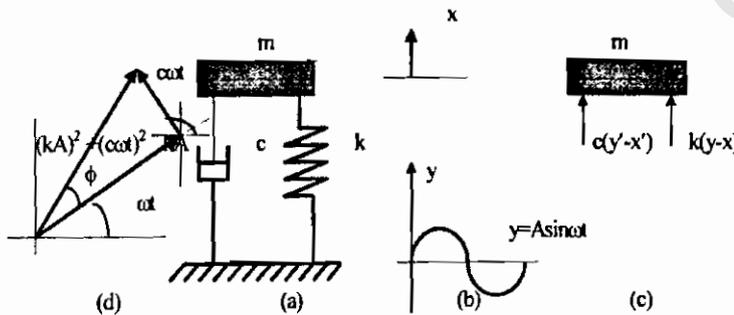
$$r = \frac{\omega}{\omega_n} = \frac{65}{25.44} = 2.56, \therefore |y| = \frac{A\sqrt{1+(2\zeta r)^2}}{\sqrt{(1-r^2)^2+(2\zeta r)^2}}$$

$$\therefore |y| = \frac{0.8\sqrt{1+[2(0.08)(2.56)]^2}}{\sqrt{[1-(2.56)^2]^2+[2(0.08)(2.56)]^2}} = 0.155 \text{ in}$$

$$\therefore \left| \frac{y}{A} \right| = \frac{0.155}{0.8} = 0.19 \text{ (the dimension amplitude ratio)}$$

22-The system as shown in fig.(4-40) represent a simple model of a device supported on a springs of stiffness k and damper with a damping coefficient c , this model is mounted on a track. If the track vibrates according the relation  $y=A\sin\omega t$  , Find (1)The amplitude for the model of the machine (2)The force transmitted to the model.

22- المنظومة المبينة بالشكل (4-40) هي نموذج مبسط لجهاز محمل على نابض معاملته k وخامد معاملته c ومركب على عربة تهتز حسب العلاقة  $y=A\sin\omega t$  ، أوجد سعة اهتزاز الموديل والقوة المنقولة اليه.



الشكل (4-40)

يمكن كتابة معادلة الحركة على الصورة التالية:

$$m \ddot{x} = c(\dot{y} - \dot{x}) + k(y - x) \quad \therefore m \ddot{x} + c \dot{x} + kx = c \dot{y} + ky$$

$$\therefore y = A \sin(\omega t) \quad , \dot{y} = \omega A \cos(\omega t)$$

$$\begin{aligned} \therefore m \ddot{x} + c \dot{x} + kx &= c \omega A \cos(\omega t) + kA \sin(\omega t) = \\ &= c \omega A \sin(\omega t + \frac{\pi}{2}) + kA \sin(\omega t) \dots \dots (1) \end{aligned}$$

يمكن تمثيل الطرف الايمن للمعادلة (1) بيانيا كما بالشكل (4-40-d) وبذلك يعبر عن القوة المنقولة بالعلاقة (2) التالية:

$$F_T = A \sqrt{k^2 + (c\omega)^2} \sin(\omega t + \phi) \dots \dots \dots (2)$$

$$\text{from (1) , (2) } \therefore m \ddot{x} + c \dot{x} + kx = A \sqrt{k^2 + (c\omega)^2} \sin(\omega t + \phi) \dots \dots (3)$$

$$\therefore \text{for forced vibration } m \ddot{x} + c \dot{x} + kx = F \sin(\omega t) \dots \dots \dots (4)$$

$$\therefore \text{from (4) , (4) } F = A \sqrt{k^2 + (c\omega)^2} \dots \dots \dots (5)$$

وبمقارنة المعادلة (3) ، (4) يتضح ان المنظومة تكون مكافئة للاهتزاز الجبرى وتحت تأثير قوة مقدارها ممثل بالمعادلة (5) وتكون مزاحة عنها بزواية  $(\phi)$  وعلى هذا يكون الحل متمشيا مع المعادلة التى تعطى سعة الاهتزاز X التالية:

$$X = \frac{F}{\sqrt{(k - m\omega^2)^2 + (c\omega)^2}} = \frac{A \sqrt{k^2 + (c\omega)^2}}{\sqrt{(k - m\omega^2)^2 + (c\omega)^2}} \dots \dots \dots (6)$$

$$\therefore |F_T| = \sqrt{(kX)^2 + (c\omega X)^2} = X \sqrt{k^2 + (c\omega)^2} = \frac{A [k^2 + (c\omega)^2]}{\sqrt{(k - m\omega^2)^2 + (c\omega)^2}} \dots \dots \dots (7)$$

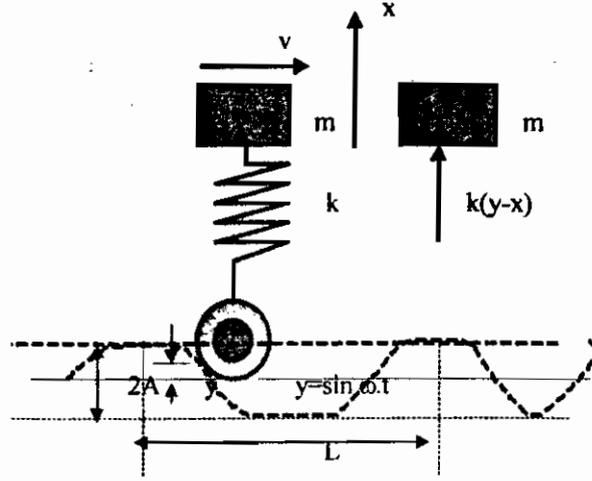
ملحوظة:

قد يستخدم مثل هذا الجهاز لقياس الاهتزازات الرأسية ، فاذا كانت  $\omega \ll \omega_n$  فأنه يسجل  $A \cong (A-X)$  وتكون  $(A-X)$  فى عكس وجة  $A(\text{Phas})$  ، ويسمى الجهاز فى هذه الحالة Vibrometer ويمكن إستنتاج العجلة من هذا الجهاز حيث تساوى  $A\omega^2$  أو يمكن إستعمال جهاز نو تردد طبيعى  $(\omega_n)$  عالى جدا حيث انه يمكن إثبات ان قزاعة  $(A-X)$  تتناسب مع  $(A\omega^2)$  ويسمى فى هذه الحالة (Accelerometer).

23-The system as shown in fig.(4-41) represent a simple a model of automotive has a mass in supported on a spring s of equivalent stiffness k and it is moved along a road with an approximate sine-wave contour. Determine the inconvenient (or unsuitable) velocity. The transmitted force to the automotive.

23-المنظومة المبينة بالشكل (4-41) تمثل نموذج بسيط لسيارة كتلتها m مركبة على نوابض معاملها

المكافئ والمنظومة تتحرك على طريق يأخذ الشكل الجيبي تقريبا ، أوجد السرعة الغير مناسبة أو الغير ملائمة وكذلك أوجد القوة المنقولة للسيارة.



الشكل (4-41)

نفترض ان الاطار متماس مع سطح الطريق (الارض) بصفة مستمرة ومع إهمال وزن العجلة فان السيارة تتحرك حركة توافقية بسيطة (s.h.m.) في الاتجاه الرأسى حسب العلاقة التالية:

$$\therefore y = A \sin \omega t \quad , \quad \therefore \omega = \frac{2\pi}{t_p} = \frac{2\pi}{L/v} = \frac{2\pi \cdot v}{L} \quad , \therefore y = \sin\left(\frac{2\pi \cdot v}{L}\right)t$$

وبالتعويض فى المعادلتين (6) ، (7) وذلك عن  $c=0$  لعدم وجود الخمد كما يلى:

$$\therefore X = \frac{A \sqrt{k^2 + (c\omega)^2}}{\sqrt{(k - m\omega^2)^2 + (c\omega)^2}} = \frac{k}{\left[ k - 4m \left( \frac{\pi \cdot v}{L} \right)^2 \right]} \dots \dots \dots (1)$$

$$\therefore |F_T| = \frac{A [k^2 + (c\omega)^2]^2}{\sqrt{[(k - m\omega^2)^2 + (c\omega)^2]}} \quad \therefore |F_T| = \frac{A \cdot k^4}{\left[ k - 4m \left( \frac{\pi \cdot v}{L} \right)^2 \right]} \dots \dots \dots (2)$$

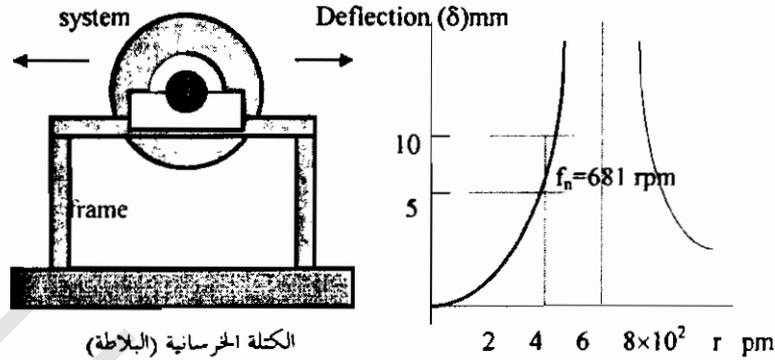
وبذلك يمكن الحصول على إتساع الذبذبة من المعادلة (1) ، والقوة المنقولة من المعادلة (2) ، اما السرعة الغير مناسبة أو الغير ملائمة فهي سرعة الرنين والى يحدث عندما يتساوى تردد الاستثارة أو

تردد الاهتزاز  $\omega$  مع التردد الطبيعى  $\omega_n$

$$\therefore \omega_n = \omega \quad \therefore \sqrt{\frac{k}{m}} = \frac{2\pi \cdot v}{l} \quad \therefore \text{the unconvenient velocity} = \frac{L}{2\pi} \sqrt{\frac{k}{m}}$$

24-A steel frame as shown in fig.(4-42) support at a turbine-driven exhaust fan. At a speed of 400 rpm , the horizontal amplitude of motion is 4.5 mm , measured at a floor level of the fan. At a speed of 500 rpm , the amplitude is 10 mm. No resonant condition is observed in changing speed from 400 to 500 rpm. To decrease this intolerable vibration , it is proposed to add a slab of concrete beneath the turbine. What would the effect of this added mass? Estimate the amplitude of motion at 400 rpm , If this slab doubles the effective mass of the structure. What happens at 500 rpm.

24- هيكل من الصلب كالمبين بالشكل (4-42) مسند على تربيئة تدوير مروحة عادم ، وعند سرعة 400 لفة / دقيقة وجد ان سعة الحركة الافقية 4 مم ، قيست السعة عند مستوى سطح أرضية المروحة وعند سرعة 500 لفة / دقيقة وجد ان السعة 10 مم ، ولوحظ إنه لا يحدث رنين عند تغير السرعة من 400 الى 500 لفة / دقيقة ، ولتقليل هذا الاهتزاز الحاد ( لايطاق ولايحتمل ) ، يقترح إضافة بلاطة ( كتلة خرسانية ) اسفل التربيئة. ماتأثير الكتلة المضافة ؟ قدر ( احسب ) سعة الحركة عند 400 لفة / دقيقة إذا تضاعفت الكتلة المضافة للتركيبية (للمنظومة) ، ماذا يحدث عندما تكون السرعة 500 لفة / دقيقة .



الشكل (4-42)

الحل: نظرا لان السعة تزداد بزيادة سرعة التربيئة ، وان ظروف اوشروط الرنين تحدث في مكان ما عندما تكون السرعة أكثر من 500 لفة / دقيقة ، اي ان  $\omega_n > 2\pi (500)60$  ، وإذا افترضنا ان المعلومات لتلك القيم تم توقيعها على المنحنى المبين بالشكل (4 - 42d) ، فانه يمكننا إيجاد كل من تردد الرنين عندما  $r=1$  اي عندما  $\omega_n = \omega$  وكذلك إيجاد النسبة بين الكتلتين (M/m) من معادلة السعة التالية:

$$\therefore X = \frac{\frac{me}{M} \left( \frac{\omega}{\omega_n} \right)^2}{1 - \left( \frac{\omega}{\omega_n} \right)^2} = \frac{\frac{me}{M} \cdot r^2}{1 - r^2} \quad \therefore \frac{M}{me} = \frac{1}{X} \left[ \frac{\left( \frac{f}{f_n} \right)^2}{1 - \left( \frac{f}{f_n} \right)^2} \right]$$

where  $\frac{\omega}{\omega_n} = \frac{f}{f_n} \quad \therefore \text{at } X_1 = 4.5 \text{ mm} = 0.0045 \text{ m} \quad , \omega_1 = 400 \text{ rpm}$

$$\therefore \frac{M}{me} = \frac{1}{0.0045} \left[ \frac{\left( \frac{400}{f_n} \right)^2}{1 - \left( \frac{400}{f_n} \right)^2} \right] \dots \dots \dots (1)$$

$\therefore \text{at } X_2 = 10 \text{ MM} = 0.01 \text{ m} \quad , \omega_2 = 500 \text{ rpm}$

$$\therefore \frac{M}{me} = \frac{1}{0.01} \left[ \frac{\left( \frac{500}{f_n} \right)^2}{1 - \left( \frac{500}{f_n} \right)^2} \right] \dots \dots \dots (2)$$

ويمكن إيجاد  $f_n=681 \text{ rpm}$  وذلك بمساواة المعادلة (1) بالمعادلة (2) وبعد إيجاد قيمة  $f_n$  يمكن التعويض بها في أى المعادلتين (1) أو (2) فنجد ان  $(M/me)=117 \text{ m}^{-1}$  ان عندما تتضاعف الكتلة اى ان  $\left(\frac{M}{me}\right) = 234 \text{ m}^{-1}$  فانه بالتعويض نجد ان  $f_n=483 \text{ rpm}$  ونلاحظ ان السعة عند 400 rpm تزداد كثيرا ، حيث ان إضافة الكتلة سوف يقلل التردد الطبيعي للمنظومة ، وتقرب بشكل كبير التردد الطبيعي الى سرعة التشغيل.

وبالتعويض في المعادلة (1) عن  $(M/me)=234 \text{ m}$  ،  $\omega=400 \text{ rpm}$  ، ينتج ان:

$$X = \frac{1}{234} \left[ \frac{\left(\frac{400}{483}\right)^2}{1 - \left(\frac{400}{483}\right)^2} \right] = 9.3 \text{ mm}$$

ويلاحظ انه من المحتمل عدم امكانية المحافظة على سرعة الانتقال من 400 الى 500 لفة/دقيقة حيث ان حالة الرنين تحدث عند سرعة 483 لفة/دقيقة ، وهذا المشكلة حدثت فعلا والمنظومة تم تعديلها وذلك بتعديل الكتلة الخرسانية ونتيجة لذلك إنخفض التردد الطبيعي للمنظومة وفي الحقيقة ولغرض التوثيق (التأكيد) ان الاهتزازات كانت شديدة(حادة) بحيث ان سرعة التربينه لن تصل الى اكثر من 250 لفة / دقيقة مطلقا حيث يتسبب ذلك في عدم الاستفادة من مروحة العادم.

25-A small motor driven paint compressor set has a mass of 30 kg and causes each of the four rubber isolators on which it is mounted to deflect 8 mm. The motor runs at a constant speed of 2000rpm. The compressor piston has a 60 mm stork. The piston and reciprocating parts have a mass of 0.8kg , and for the purposes of this problem , the reciprocating motion of the piston can be assumed to be simple harmonic. Determine the amplitude of vertical motion at the operating speed . Assume the damping factor for rubber to be  $\zeta=0.23$

25-محرك صغير يدبر ضاغط نقاشة (للدهان) موضعين معا وكتلتها: 30 كجم ، ويسبب إستطالة لكل من الاربعة قطع من المطاط مقدارها 8مم ، الضاغط يدور عند سرعة ثابتة 2000 لفة دقيقة ، مشوار مكبس الضاغط 60مم ، كتلة المكبس والاجزاء الدورانية 0.8 كجم ، ويفترض ان الحركة الدورانية للمكبس هي حركة توافقية بسيطة ، أوجد السعة الرأسية للحركة عند سرعة التشغيل ، افرض ان عامل الخمد للمطاط  $\zeta = 0.23$

الحل:

$$\therefore \omega = \frac{2\pi(2000)}{60} = 209.33 \text{ rad/sec} , \therefore \omega_n = \sqrt{\frac{k}{M}} = \sqrt{\frac{g}{\delta}} = \sqrt{\frac{9.81}{0.008}} = 35 \text{ sec}^{-1}$$

$$\therefore r = \frac{\omega}{\omega_n} = \frac{209.33}{35} = 5.98 \quad \therefore e = \frac{\text{stork}(l)}{2} = \frac{60}{2} = 30 \text{ mm}$$

$$\therefore X = \frac{\frac{m}{M} e r^2}{\sqrt{(1-r^2)^2 + (2\zeta r)^2}} = \frac{\left(\frac{0.8}{30}\right)(30)(5.98)^2}{\sqrt{[1 - (5.98)^2]^2 + [2(0.23)(5.98)]^2}} = 0.82 \text{ mm}$$

26-At measuring the amount of vibration of a machine by a measuring instrument without damping , it has found that the relative amplitude is 0.003 in as the natural frequency of this device 400 c.p.m and the machine rotating at 120 r.p.m. Find the displacement , the velocity and the acceleration of the machine.

26- عند قياس مقدار الاهتزاز لماكينة بواسطة جهاز قياس عديم الخمد ، فوجد ان الازاحة النسبية مقدارها 0.003 بوصة وان التردد الطبيعي لهذا الجهاز 400 دورة لكل دقيقة ، وان الماكينة تدور عند سرعة 120 دورة لكل دقيقة ، أوجد الازاحة والسرعة والعجلة للماكينة ؟  
الحل:

$$\therefore \text{withoutdamping } \zeta = 0 , r = \frac{\omega}{\omega_n} = \frac{120}{400} = 0.3$$

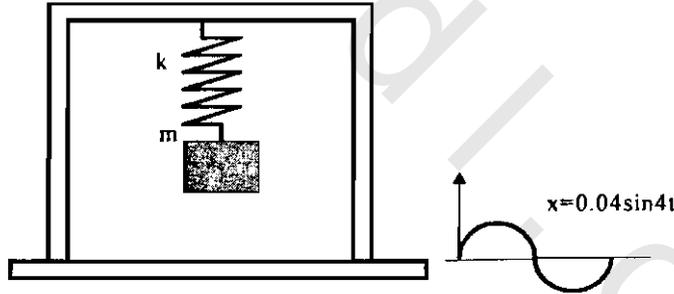
$$\therefore X_p = \frac{A r^2}{(1 - r^2)} = \frac{A(0.3)^2}{[1 - (0.3)^2]} = 0.003 \quad \therefore A(\text{amplitude}) = 0.03 \text{ in}$$

$$\therefore v(\text{velocity}) = A \omega = 0.03 \left( \frac{2\pi(120)}{60} \right) = 0.39 \text{ in/sec}$$

$$\therefore \text{acceleration}(a) = A \omega^2 = 0.03(4\pi)^2 = 4.7 \text{ in/sec}^2$$

27-A box with a mass of 45 lb , suspended from one of the free ends by spring of stiffness k=60 lb/in , the other end of the spring fixed on the upper surface of the box from inside as in fig.(4-43 ) ,if the box laied on table which vibrates according to  $x=0.04 \sin \omega t$  . Find the amplitude of absolute mass motion.

27- صندوق يحتوى على كتلة 45 باوند معلقة فى النهاية الحرة لنايظ معاملته 60 باوند لكل بوصة والنهاية الاخرى للنايظ مثبتة بالسطح العلوى الداخلى للصندوق كما مبين بالشكل (4-43) ، واذا كان الصندوق موضوع فوق منضدة تهتز تبعا للعلاقة  $X=0.04 \sin(4t)$  ، أوجد سعة الحركة المطلقة للكتلة.



الشكل (4-43)

$$\therefore \zeta = 0 , \omega = 4 , \omega_n = \sqrt{\frac{k}{m}} = \sqrt{\frac{40(386)}{45}} = 18.5 \text{ rad/sec} \quad \therefore r^2 = \frac{16}{343.1} = 0.047$$

$$A = 0.04 \quad \therefore X_p = \frac{A r^2}{1 - r^2} = \frac{(0.04)(0.047)}{1 - (0.047)} = \frac{0.00187}{0.953} = 0.00196 \text{ in}$$

$$\therefore \text{the absolute displacement}(x_1) = X_p + A = 0.00196 + 0.04 = 0.0419 \text{ in}$$

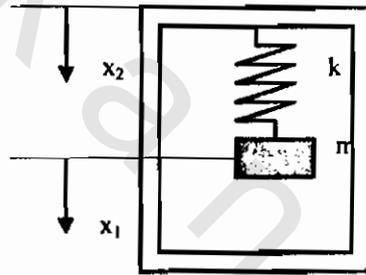
28-By measuring the vertical acceleration of the underground train (tupe) which has a vertical frequency of 18 rad/sec ,A special instrument as shown in fig.(4-44) is used for this purpose , which has a weight of  $W=0.7$  lb and the stiffness coefficient 140 lb/in .the amplitude of the relative motion is 0.06 as has been recorded by this instrument. Find the maximum vertical amplitude for the underground train.

28- عند قياس العجلة الرأسية لمترو الانفاق الى حركة ذات تردد رأسي 18 rad/sec باستخدام جهاز خاص بذلك كالمبين بالشكل (4-44)، حيث وزن كتلة الجهاز  $w = 7$  lb ومعامل النابض لة 140 lb/in وسعة الحركة النسبية للكتلة 0.06 in كما سجلها الجهاز ، أوجد السعة واكبر عجلة وأسوية لمترو الانفاق.

الحل:

$$\omega_n = \sqrt{\frac{k}{m}} = \sqrt{\frac{140(386)}{7}} = 87,86 \text{ rad/sec} \quad \therefore \omega = 18 \text{ rad/sec} \quad , r = \frac{18}{87.86} = 0.205$$

$$\therefore X_p = \frac{A r^2}{\sqrt{(1-r^2)^2 + (2\zeta r)^2}} \quad , \therefore \text{without damping } \zeta = 0$$



الشكل (4-44)

$$\therefore X_p = \frac{A r}{(1-r^2)} = \frac{A(0.042)}{1-(0.042)} = 0.06 \quad \therefore A = \frac{0.06[1-0.042]}{0.042} = 1.37 \text{ in}$$

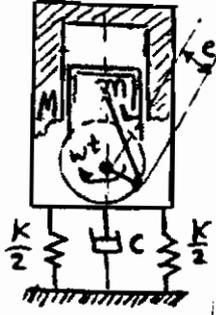
$$\therefore \text{maximum acceleration} = A\omega^2 = 1.37(18)^2 = 443.4 \text{ in/sec}$$

## تمارين الباب الرابع

1- منظومة ميكانيكية كالمبينة بالشكل (27-4) كتلتها 46 kg مركبة على نوابض وحوامد ، فإذا كان معامل النابض الكلي 12kn/m ومعامل الخمد الكلي 180 n.s/m وكانت المنظومة مستقرة في البداية (initially at rest) ثم اعطى للكتلة سرعة قدرها 150mm/sec اوجد (أ)-الازاحة والسرعة للكتلة كدالة في الزمن (ب)-إزاحة وسرعة الكتلة بعد واحد ثانية. (ج)-اوجد الاستجابة لحركة المنظومة في الحالة المستقرة والعبارة the steady -state response and the transient motion of the system

إذا اثرت قوة إستثارة  $30 \sin(10t)$  نيوتن على الكتلة بالإضافة الى الظروف البدائية المعطاة 2-وحدة تبريد وزنها 30 kgf مثبتة على ثلاث نوابض معامل كل نابض (k) kgf/cm وإذا كانت وحدة التبريد تعمل عند سرعة 580 rpm ، اوجد قيمة k ثابت النابض لكل نابض عندما تنتقل 0% امن قوة الاهتزاز الى موضع التركيب (موضع التثبيت).

3- منظومة تتكون من كتلة وزنها 80 kgf ونابض معاملته 60 kgf/cm ومعامل الخمد  $0.7 \text{ kgf.cm}^{-1} \text{ sec}$  وكانت المنظومة مستقرة في البداية ، وإذا اعطيت المنظومة سرعة مقدارها 8 cm/sec اوجد (أ)- إزاحة وسرعة الكتلة كدالة في الزمن ، (ب)-اوجد إزاحة وسرعة الكتلة بعد واحد ثانية (ج)-إحسب الاستجابة العابرة والمستقرة للكتلة إذا اثرت على الكتلة قوى استثارة يعبر عنها بالعلاقة  $20 \sin(18t)$

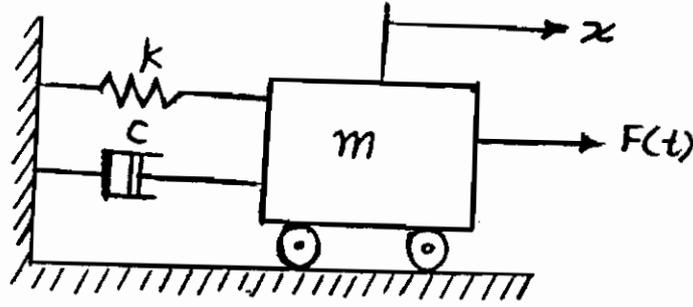


4- (أ)-المنظومة المبينة بالشكل (1) توضح محرك احتراق داخلي والكتلة الكلية لـ (M) وكتلة الاجزاء الدورانية بالمحرك (m) والمسافة بين الكتلة الدورانية غير المتزنة ومركز الدوران (e) والمحرك مركب على نوابض معاملها الكلي (كزازتها الكلية) (k) وخامد معامل الحمدة (c) . إستنتج معادلة الحركة للمنظومة واوجد

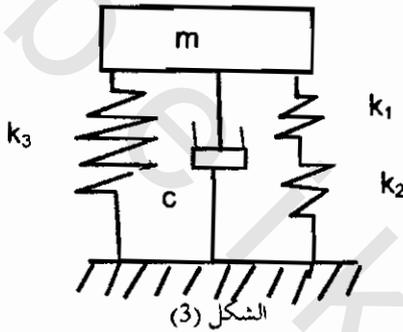
الازاحة من موضع الاتزان الاستاتيكي عند دوران المحرك بسرعة  $\omega$  . الشكل (1)

(ب)-ماكينة وزنها 68 kgf مركبة على نابض معاملته 800 kgf/cm وعامل الخمد لـ 0.2 والكتلة التي تسبب الدوران غير المتزن هي كتلة المكبس ووزنه 4 kgf وطول المشوار لـ 6.2 cm اعتبر ان حركة المكبس حركة توافقية بسيطة (s.h.m) ، وكان المحرك يعمل عند سرعة 2000 rpm ، اوجد (1) سعة الماكينة. (2)-الزاوية التي تؤثر بها قوة الاستثارة . (3)- المنقولية والقوة المنقلة الى الوسط . (4) الزاوية التي تؤثر بها القوة المنقلة مع قوة الاستثارة.

5-المنظومة المبينة بالشكل (2) تتكون من كتلة m ونابض معاملته k وخامد معامل الخمد لـ c والمنظومة تحت تأثير قوة فجائية  $f(t)$  كدالة في الزمن (t) ، اوجد الحل الخاص xp والحل العام لمعادلة الحركة.



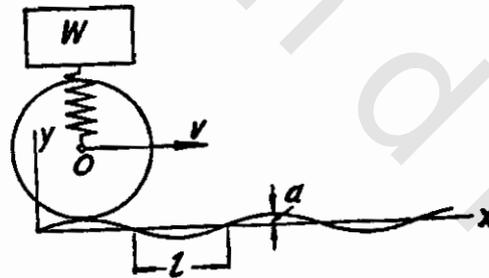
الشكل (2)



الشكل (3)

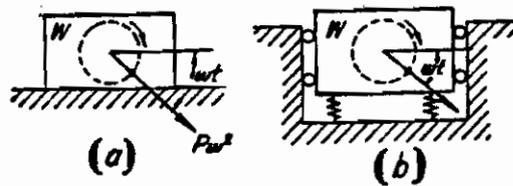
6- المنظومة المبينة بالشكل (3) تتكون من كتلة وزنها 16 kgf مركبة على حامد معامل 0.054 kgf.cm/sec وثلاث نوابض هي  $k_1, k_2, k_3 = 9, 6, 4.4$  kgf/cm أوجد: (1) - معادلة الحركة ومعامل النابض المكافئ للمنظومة. (2) - قيمة كل من معامل الخمد والتناقص اللوغارتمي والنسبة بين أي سعتين متتاليتين.

7-A wheel is rolling along a wavy surface with a constant horizontal speed ( $v$ ), Fig (4) Determine the amplitude of the Forced vertical vibration of the Load ( $w$ ) attached to the axle of the wheel by a spring if the static al deflection of the spring under the action of the Load ( $w$ ) is  $\Delta_{st} = 3.86$  in,  $v = 60$  Ft/sec and the weavy surface is given by the equation  $y = a \sin(\pi x/L)$  in which  $a = 1$  in, and  $L = 36$  in.



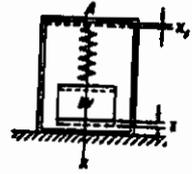
الشكل (4)

8-A machine of weight  $W = 1000$  lb and making 1800 r. p. m. is supported by four helical springs Fig (5) made of steel of wire of diameter  $d = 0.5$  in, the diameter corresponding to the center Line of the helix is  $D = 4$  in and the number of Coil  $n = 10$ . Determine the maximum Vertical disturbing al force transmitted to the foundation if the centrifugal force. Of unbalance for the angular speed equal to 1 radian per sec is  $F = 1$  lb.



الشكل (5)

9-For measuring vertical vibrations of a foundation the instrument shown in fig (6) is used. What is the amplitude of these vibrations if their frequency is 1800 per minute, the hand of the dial fluctuates between readings giving deflections 0.1 in. and 0.12 in and the springs are chosen so that the statical deflection of the weight W is equal to 1 in.



الشكل (6)

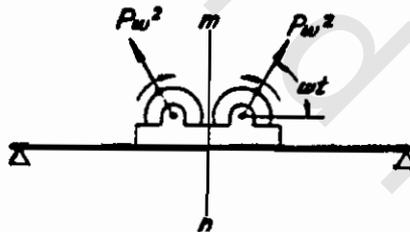
10-A device such as shown Fig (6) is used for measuring vertical acceleration of a cab of a Locomotive which makes, by moving up and down, 3 vertical osc. Per sec. The spring of the instrument is so rigid that the frequency of free vibrations of the weight W is 60 per sec. What is the maximum acceleration of the cab if the vibrations recorded by the instrument representing the relative motion of the weight W with respect to the box have an amplitude  $A_r = 0.001$  in ?

What is the amplitude A of vibration of the cab?

11-A body vibrating with viscous damping makes 8 complete oscillations per sec. Determine  $\zeta\omega_n$  if after an elapse of 8 seconds the amplitude of vibration is reduced to 0.9 of the initial amplitude. Determine in what proportion the period of vibration decreases if damping is removed. Calculate the Logarithmic decrement.

12-Determine the general nature of the displacement - time curve for the motion of a spring suspended mass released with initial displacement  $x_0$  and without initial velocity, if the damping is greater than critical i.e  $\zeta\omega_n > \omega_n$ .

13-Determine the amplitude of forced vibrations produced by an oscillator, Fixed at the middle of a beam Fig (7) at a speed 580 r.p.m if  $F=0.5$  lb, the weight concentrated at the middle of the beam is  $W=950$  lb and produces statical deflection of the beam equal to  $\Delta_{st}=0.015$  in. Neglect the weight of the beam and assume that damping is equivalent to a Force acting at the middle of the beam, proportional to the velocity and equal to 90 lb at a velocity of 1.2 in per sec. Determine also the amplitude of forced vibration at resonance ( $\omega=\omega_n$ ).



الشكل (7)

14-Investigate the effect of damping on the readings of the instrument at resonance shown in Fig (6),

15-The body in Fig (7) is displaced from the unstressed position by the amount  $X_0=10$ in, with the tensile force in the spring at this displacement, equal to  $4W=8$  lb, and then released without initial velocity. How long will the body vibrate and at what distance from the unstressed position will it stop if the coefficient of friction is 0.2?

16-Determine the coefficient of friction for the case shown in Fig (7) if a tensile force equal to W produces an elongation of the spring equal to 0.2 in and the initial amplitude  $X_0=20$  in. is reduced to 0.8 of its value after 10 complete cycles

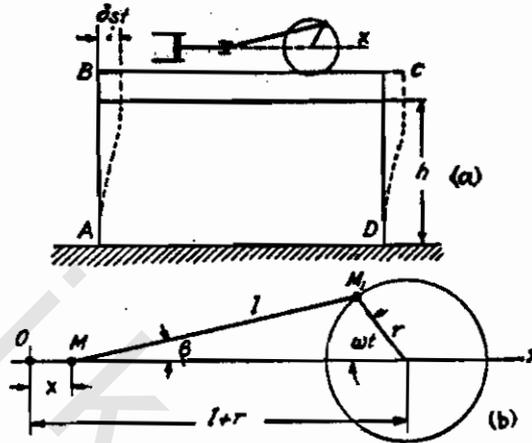
17-For the system shown in Fig (8) the following numerical data given:- Weight of piston  $W_p=7.00$  lb, weight of connecting rod,  $W_c=3.00$  lb.

$$Mg = W_p + 0.33 W_c = 6.00 \text{ lb.}$$

$$M, g = 0.75 W_c = 2.00 \text{ lb.}$$

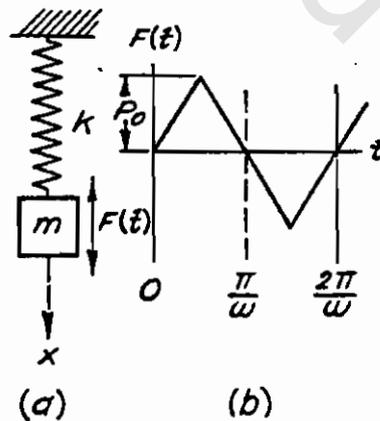
Total weight of engine and platform,  $W = 500 \text{ lb.}$

r.p.m of engine 600 r.p.m, crank radius  $r = 8 \text{ in}$  length of connecting rod  $L = 24 \text{ in}$ , flexural rigidity of each column  $E.I = 22.35 \times 10^6 \text{ lb}$  in length of each column,  $h = 3 \text{ ft}$ . Neglecting damping, find the maximum horizontal displacement of the platform during steady – state forced vibrations of the system. Assume that the crankshaft and flywheels are perfectly balanced.



(8) الشكل

18-The system shown in Fig (9-a) is subjected to a vertical disturbing force  $F(t)$  which varies with time according to the diagram shown in Fig (9-b). Neglecting damping, find the steady state forced vibrations  $X = F(t)$  that will be produced if the mass  $m$  and the spring constant  $K$  are such that  $(\omega/\omega_n) = 0.9$ .



(9) الشكل

19-An electric motor has a mass of 12Kg and is set on four identical springs, each with a spring modulus of 1.8 N/mm. The radius of gyration of the motor assembly about the shaft is 120mm. If the running speed of the motor is 1850 r.p.m, determine the transmission ratio for vertical vibration and torsional vibration.

20-A steel frame supports a turbine – driven exhaust fan. At a speed 550 r.p.m, the horizontal amplitude of motion is 5mm, measured at to floor level of the fan. At a speed of 650 r.p.m, the amplitude is 14mm. No resonant condition is observed in changing speed from 550 rpm. To 650 rpm. To decrease the intolerable vibration, it is proposed to add slab of concrete beneath the turbine. What would be the effect of the added mass Estimate the amplitude of motion at 550 r.p.m, if this slab doubles the effective mass of the structure. What happens at 650 r.p.m?

21-A trailer is supported on a single axle and a pair of leaf springs. Dry friction between the spring leaves replaces a hydraulic shock absorber. When the trailer is fully loaded and then carefully emptied, the height of the trailer bed is measured to be 0.625m from level ground. When the empty trailer is jacked up, so that all load is removed from the spring and axle, and then the trailer is carefully lowered, the trailer bed h is 0.645m. Estimate the number of cycles of damped free vibration the trailer will experience, if it is depressed 3.5 in and released rest. What will be the rest position of the trailer bed?

22-A small motor driven paint compressor set has a mass of 30Kg and causes each of the four rubber isolators on which it is mounted to deflect 6mm. The motor runs at a constant speed of 2000 r.p.m. The compressor piston has a 60mm, stroke. The piston and reciprocating parts have a mass of 0.7 Kg, and for the purposes of this problem. The reciprocating motion of the piston can be assumed to be simple harmonic. Determine the amplitude of vertical motion at the operating speed. Assume the damping paclon for rubber to  $\zeta = 0.15$ .

23-A spring – mounted body moves with velocity  $v$  along an undulating surface, as show in Fig (10). The body has a mass  $m$  and is connected to the wheel by a spring of stiffness  $K$ , and a viscous damper whose damping coefficient is  $c$ . The undulating surface has a wavelength  $L$  and an amplitude  $h$ . Derive an expression for the ratio of amplitudes of the absolute vertical displacement of the body to the surface undulations.

24-The vibration on the floor of a laboratory is found to be simple harmonic motion at a frequency in the range 20-65 Hz. (depending on the speed of some nearby reciprocating plant). It is desired to install in the laboratory a sensitive instrument which requires insulating from the floor vibration. The instrument is to be mounted on a small platform which is supported by three similar springs resting on the floor, arranged to carry equal loads, the motion is restrained to occur in a vertical direction only. The combined mass of the instrument and the platform is 45 Kg. The mass of the springs can be neglected and the equivalent viscous damping ratio of the suspension is 0.25. Calculate the maximum value for the spring stiffness, if the amplitude of the transmitted vibration is to be less than 10% of that of the floor vibration over the given frequency range.

25-A machine of mass 580 Kg produces a vertical disturbing force which oscillates sinusoidally at a frequency of 30 Hz. The force transmitted to the floor is to have an amplitude, at this frequency, not more than 0.3 times that of the disturbing force in the machine, and the static deflection of the machine on its mounting is to be as small as possible consistent with this. For this purpose, rubber mountings are to be used, which are available as units, each of which has a stiffness of 400 KN/m and a damping coefficient of 2420 N.s/m. How many of these units are needed?

