

Carga dinámica: Aquella cuya magnitud, posición o dirección cambia en cada instante del tiempo

Las acciones a las que están sometidas las estructuras dependen del tiempo (viento, aceleración sísmica, impacto...) Esto condiciona el análisis

SUSPENSIÓN: Muelles y amortiguadores

• Muelle: Aporta rigidez, controlando el desplazamiento vertical y transversal del vehículo.

Ley de Hooke: $F = k \cdot u$

• Amortiguador: Controla la velocidad del desplazamiento

$$F_a = c \cdot \dot{u} = c \cdot \frac{du}{dt}$$

vel desplazamiento

Se controlan el desplazamiento y su velocidad. Si uno de los 2 es muy grande, aparece la fuerza de inercia que hace que un sólido esté sometido a aceleraciones si se le aplican fuerzas.

Ley de Newton: $F = m \cdot a$

Las vibraciones implican intercambio de energía elástica y de deformación.

Hay que diferenciar entre movimiento, oscilación y vibración. La vibración implica oscilación y movimiento, pero no al revés.

Ejemplos:

Una rueda bien equilibrada se mueve, pero ni oscila ni vibra.

Un ascensor vibra al llegar a su parada, al frenar.

Un péndulo en un plano oscila pero no vibra.

Las vibraciones producen sonido debido a la energía de deformación. En la vibración hay un intercambio de energía.

Las vibraciones son movimientos alrededor de un punto de equilibrio cuando la pieza se separa de él, intercambiando energía.

Metodología

- 1) Establecer las ecuaciones de movimiento del sólido (Ecuaciones diferenciales)
- 2) Resolver el sistema de ecuaciones
- 3) Interpretación de resultados

Para establecer las ecuaciones de movimiento, es necesario fabricar un modelo (puede ser muy simple o muy complejo). Cuanto más simple es un modelo, más fácil es de resolver y menos se ajusta a la realidad.

(El modelo más simple es el modelo de 3 grados de libertad)

GRADOS DE LIBERTAD

Son todas las coordenadas necesarias para definir el estado de configuración de un sistema.

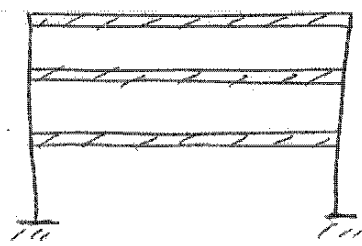
En el plano hay 3 grados de libertad (2 desplazamientos y 1 giro)

En el espacio hay 6 grados de libertad.

Un edificio en 3D tiene ∞ g.d.l., ya que tiene ∞ puntos.

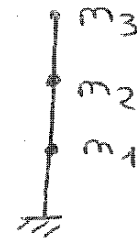
Nº de g.d.l. = Nº de desplazamientos o grados independientes necesarios para definir las posiciones de todos los masas respecto a su posición de equilibrio

Se modeliza la estructura formada por 3 forjados suponiendo que la masa está localizada en los forjados (los pilares no pesan) y que los pilares son inextensibles (no se pueden mover ni arriba ni abajo, solo en el plano) \leftrightarrow



Estructura real

\Rightarrow



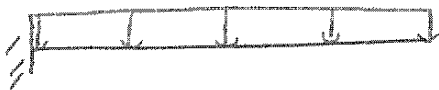
Idealización

\leftrightarrow
3 grados de l.

Cuanto mayor sea el nº de g.d.l. adoptados, mayor será el grado de aproximación a la respuesta real de la estructura, pero también la complejidad del análisis. Conviene elegir aquellos g.d.l. en los que se espera que se produzca la respuesta ppal de la estructura.

- Cuando un sistema tiene infinitos grados de libertad, se llama continuo.

Este es el caso de una viga empotrada libre. Se puede simplificar a 1 g.d.l. \Downarrow



- Cuando un sistema no tiene infinitos g.d.l., se llaman discretos. En ellos actúan fuerzas

3 fuerzas interiores en la dirección del g.d.l. son:

- FUERZAS ELÁSTICAS: Se representan mediante un muelle con su rigidez (K).



- FUERZAS DISIPATIVAS: Se representan con un amortiguador caracterizado por su amortiguamiento (C)



- FUERZAS DE INERCIA: Se representan con una masa, en la que los cambios en el tiempo producen aceleraciones.



Se estudian sistemas lineales. Se puede aplicar el principio de superposición. Ni la rigidez, ni el amortiguamiento, ni la masa dependen del tiempo, ni tampoco las deformaciones. Aunque los sistemas que estudiamos son lineales, la realidad es no lineal y aparecen grandes deformaciones, amortiguamiento por rozamiento...

Hay 2 tipos de vibraciones:

- Deterministas: las fuerzas son perfectamente conocidas.
- Aleatorias: se conocen los parámetros estadísticos (media y desviación típica)

Otra clasificación es:

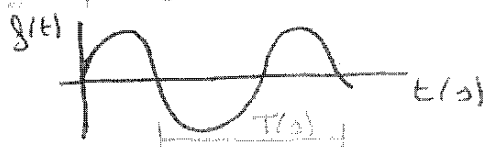
- Vibraciones libres: las fuerzas aplicadas son nulas.
- Vibraciones forzadas: Hay presencia de fuerzas exteriores.

También pueden ser:

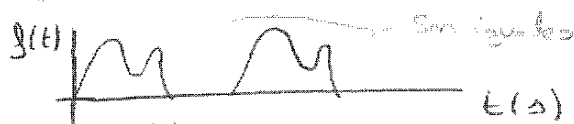
- Periódicas: consisten en sucesivos ciclos que se repiten idénticamente cada determinado intervalo de tiempo, denominado período. Pueden ser de 2 tipos:

- Armónicas: las que siguen una ley del tipo seno o coseno. Ej: cargas que generan una M de carga periódica en el tiempo

SERIES
FOURIER

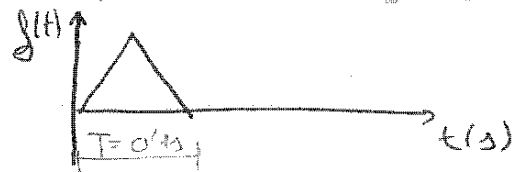


- Armónicas complejas: No siguen una ley tipo seno o coseno. Ej: carga generada por un motor de arranque en todo punto instantáneo

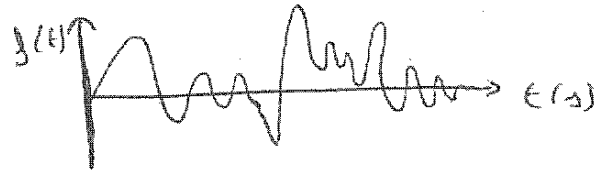


• No periódicas: Aquellas que no se repiten con las mismas características en el tiempo. Hay 2 tipos:

- De corta duración o impulsivas: Cargas con forma arbitraria con un tiempo de duración muy corto comparado con el periodo de vibración de la estructura sobre la que se aplican. Ej: carga generada por una explosión



- De larga duración: Cargas de forma arbitraria pero de duración varias veces superior al periodo fundamental de la estructura sobre la que se aplican. Ej: mov sísmica, terremotos, viento, oleaje



Métodos para plantear las ecuaciones de equilibrio dinámico.

- Ecuación de Newton
- Principio de D'Alembert
- Principio de los trabajos virtuales
- Principio de Lagrange
- Principio de Hamilton

ECUACIÓN DE NEWTON

La variación de la cantidad de movimiento es igual a la fuerza.

$$P = m \cdot v ; \frac{dP}{dt} = \frac{d}{dt} (m \cdot v) = m \cdot \frac{dv}{dt} = \boxed{m \cdot a = F(t)}$$

\uparrow
 $m = \text{cte}$

⇒ D'ALEMBERT (Pasa de dinámica a estática)

$$F(t) - m \cdot a = 0$$

el concepto de que una masa en movimiento desarrolla una f. proporcional a una aceleración y en sentido contrario a ella, se conoce como f. de D'Alembert

$$F(t) \begin{cases} F = k \cdot U \rightarrow \text{Rigidez} \\ F = c \cdot \dot{U} \rightarrow \text{Amortiguación} \end{cases} \quad m \cdot a \rightarrow \text{Fuerzas de inercia}$$

* Para poder aplicar este principio, el sistema tiene que estar en equilibrio.

• Desplazamientos

$$m \cdot \ddot{U} + c \cdot \dot{U} + k \cdot U = 0$$

→ Fuerzas aplicadas: $F(t) = m \cdot \ddot{U} + c \cdot \dot{U} + k \cdot U$

• Giras (hacia cc. se modifican y aparece el momento de inercia)

$$I \cdot \ddot{\theta} + c \cdot \dot{\theta} + k \cdot \theta = 0$$

inercia al giro amortig al giro rigidez al giro

⇒ Unidades:

$$m \cdot \ddot{U} + c \cdot \dot{U} + k \cdot U = 0 \quad [N]$$

$$kg \cdot \frac{m}{s^2} + \frac{m}{s} + m = 0$$

$$c = \frac{kg}{s} = \frac{N \cdot s}{m} \quad k = \frac{kg}{s^2} = \frac{N}{m}$$

$$I \cdot \ddot{\theta} + c \cdot \dot{\theta} + k \cdot \theta = 0 \quad [N \cdot m]$$

$$I = \frac{N \cdot m \cdot s^2}{rad}$$

$$\ddot{\theta} = \frac{rad}{s^2}$$

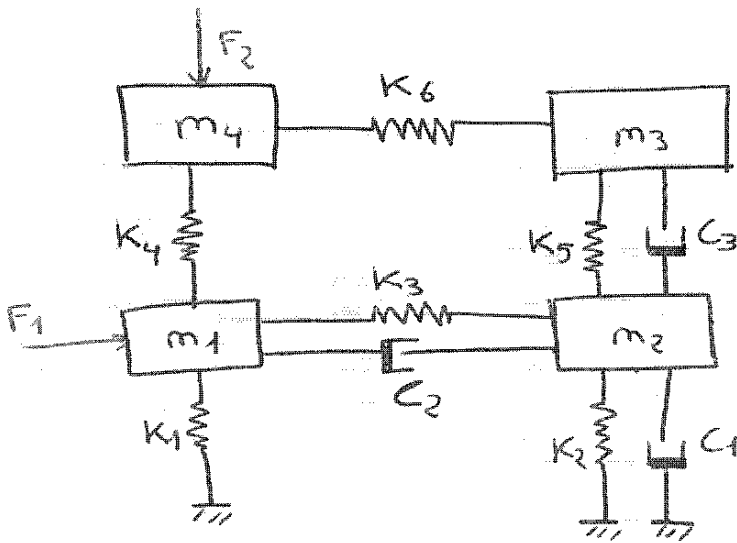
$$c = \frac{N \cdot m \cdot s}{rad}$$

$$\dot{\theta} = \frac{rad}{s}$$

$$k = \frac{N \cdot m}{rad}$$

$$\theta = \frac{rad}{rad}$$

Determinar las ecuaciones de equilibrio dinámico en el plano.



Las masas no tienen inercia al giro (giros despreciables)

Las masas solo se mueven en el plano

Cada una de las cuatro masas tiene dos grados de libertad:

8 ecuaciones diferenciales (en forma de matrices)

Hay que definir un sentido +



Para realizar el diagrama del cuerpo libre se sustituyen

- los muelles y amortiguadores por fuerzas en cada una de las masas.

La acción y la reacción nunca pueden estar en el mismo sólido.

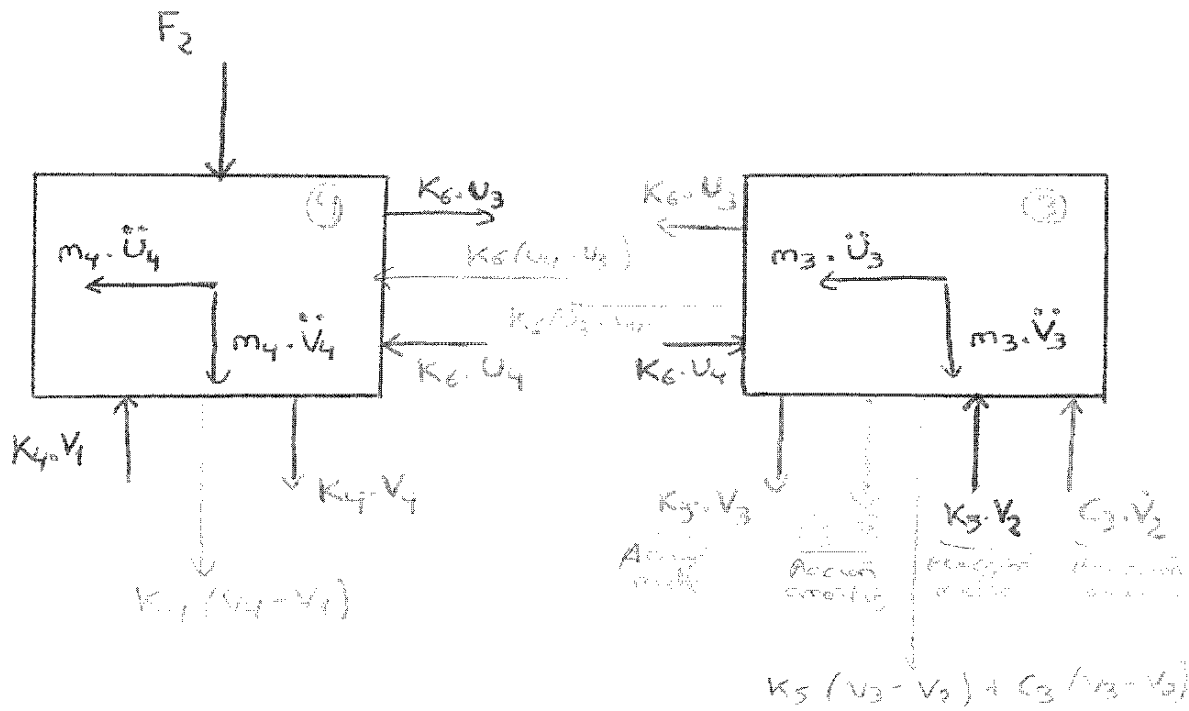
D'ALEMBERT:
$$F = m \cdot \ddot{U} + c \cdot \dot{U} + k \cdot U$$

Sistema acoplado: Los movimientos de un grado de libertad dependen de los otros grados de libertad.

CONSERVACION:

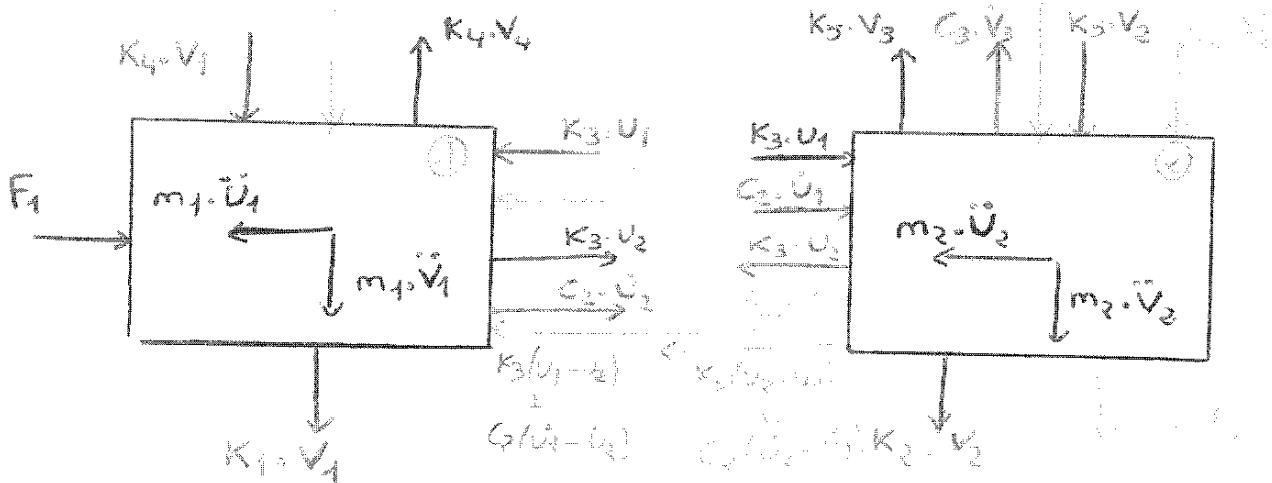
$$\begin{cases}
 H_1 = K_3 (U_2 - U_1) + C_2 (V_2 - V_1) + m_1 \cdot \ddot{U}_1 = 0 \\
 V_1 = K_4 (U_4 - U_1) + K_1 U_1 + C_2 (V_1 - V_2) + m_1 \cdot \dot{V}_1 = 0 \\
 H_2 = K_5 (U_3 - U_2) + C_3 (V_3 - V_2) + m_2 \cdot \ddot{U}_2 = 0 \\
 V_2 = K_2 U_2 + C_1 V_2 + C_3 (V_2 - V_3) + m_2 \cdot \dot{V}_2 = 0 \\
 H_3 = K_6 (U_4 - U_3) \\
 V_3 = K_5 (U_3 - U_2) + C_3 (V_3 - V_2) + m_3 \cdot \dot{V}_3 = 0 \\
 H_4 = K_4 (U_4 - U_1) \\
 V_4 = K_4 (U_4 - U_1) + K_2 U_4 + C_1 V_4 + m_4 \cdot \dot{V}_4 = 0 \\
 V_5 = m_4 \cdot \dot{V}_4 + K_4 (U_4 - U_1) + C_1 V_4 = 0 \\
 V_6 = m_3 \cdot \dot{V}_3 + K_5 (U_3 - U_2) + C_3 (V_3 - V_2) = 0
 \end{cases}$$

Se plantăm la început în coordonate (U_3, U_4)



$$K_5 (V_2 - V_3) + C_3 (V_2 - V_3)$$

$$K_4 (V_1 - V_4)$$



las matrices son simetricas

MATRICES

$$\begin{pmatrix} m_1 & & & & & & & & & & \\ & m_1 & & & & & & & & & \\ & & m_2 & & & & & & & & \\ & & & m_2 & & & & & & & \\ & & & & m_3 & & & & & & \\ & & & & & m_3 & & & & & \\ & & & & & & m_4 & & & & \\ & & & & & & & m_4 & & & \\ & & & & & & & & & & \end{pmatrix} \begin{pmatrix} U_1 \\ V_1 \\ U_2 \\ V_2 \\ U_3 \\ V_3 \\ U_4 \\ V_4 \end{pmatrix}$$

$$+ \begin{pmatrix} C_2 & 0 & -C_2 & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 \\ -C_2 & 0 & C_2 & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & C_1+C_3 & 0 & -C_3 & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & -C_3 & 0 & C_3 & 0 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 \end{pmatrix} \begin{pmatrix} U_1 \\ V_1 \\ U_2 \\ V_2 \\ U_3 \\ V_3 \\ U_4 \\ V_4 \end{pmatrix}$$

$$+ \begin{pmatrix} K_3 & 0 & -K_3 & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & K_1+K_4 & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & -K_4 & 0 & 0 \\ -K_3 & 0 & K_3 & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & K_2+K_5 & 0 & -K_5 & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & K_6 & 0 & -K_6 & 0 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & -K_5 & 0 & K_5 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & -K_6 & 0 & K_6 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & K_4 & 0 \end{pmatrix} \begin{pmatrix} U_1 \\ V_1 \\ U_2 \\ V_2 \\ U_3 \\ V_3 \\ U_4 \\ V_4 \end{pmatrix} = \begin{pmatrix} F_1 \\ 0 \\ 0 \\ 0 \\ 0 \\ 0 \\ 0 \\ 0 \\ 0 \\ 0 \\ -F_2 \end{pmatrix}$$

Fuerzas y momentos

Desplazamientos y rotaciones

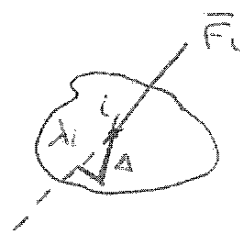
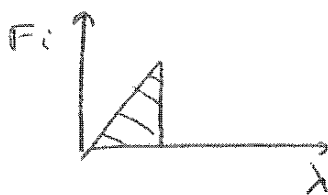
Maxwell-Betti: las matrices son simétricas

Se aplica en los puntos i un sistema de cargas generalizadas (fuerzas y momentos) \bar{F}_i . Como consecuencia de esto, los puntos se desplazan Δ (Desplazamiento pequeño). Se proyecta en la dirección y sentido de la fuerza (λ_i).

⇒ El trabajo al aplicar F_i es:

$$W(F_i) = \frac{1}{2} \sum F_i \cdot \lambda_i$$

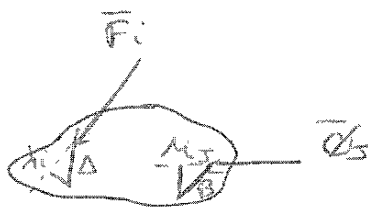
→ las fuerzas se aplican de forma cuasiestática (poco a poco)



Si se aplica otro sistema de fuerzas $\bar{\phi}_S$ que provoca un desplazamiento μ_S , proyectado en la dirección de la fuerza llamado μ_S .

→ El trabajo es:

$$W(\phi_S) = \frac{1}{2} \sum \bar{\phi}_S \cdot \mu_S$$



$$W(F_i + \phi_S) = \frac{1}{2} \sum \bar{F}_i \cdot \lambda_i + \frac{1}{2} \sum \bar{\phi}_S \cdot \mu_S + \underbrace{\sum \bar{F}_i \cdot \lambda'_i}_{\text{Trabajo mutuo o indirecto}}$$

→ No hay $\frac{1}{2}$ por ya está aplicada.

Cuando se aplica el sistema ϕ , se desplazan los puntos de aplicación y también los de todo el sólido (incluidos los puntos de aplicación de F).

Si se aplica primero ϕ y luego F :

$$W(\phi_S + F_i) = \frac{1}{2} \sum \bar{\phi}_S \cdot \mu_S + \frac{1}{2} \sum \bar{F}_i \cdot \lambda_i + \underline{\sum \bar{\phi}_S \cdot U'_S}$$

→ $\underline{\sum \bar{\phi}_S \cdot U'_S}$ es el trabajo realizado del camino $\underline{\sum \bar{F}_i \cdot \lambda'_i = \sum \bar{\phi}_S \cdot U'_S}$

Maxwell: Los trabajos mutuos o indirectos son iguales.

$$\lambda_i = \delta_{ij} \cdot \phi_j$$

$$\lambda_j = \delta_{ji} \cdot F_i$$

δ_{ij} : Desplazamiento del punto i cuando en el punto j se aplica una fuerza unidad.

ϕ_j : Fuerza cuando esta es distinta a la unidad.

δ_{ji} : Desplazamiento del punto j cuando en el punto i se aplica una fuerza unidad

$$\sum F_i \cdot \lambda_i = \sum \phi_j \cdot \lambda_j; \sum F_i \cdot \delta_{ij} \cdot \phi_j = \sum \phi_j \cdot \delta_{ji} \cdot F_i \Rightarrow \boxed{\delta_{ij} = \delta_{ji}}$$

\Rightarrow Los coeficientes de influencia mutuos o reciprocos son iguales. Las matrices son simétricas.

MATRIZ DE AMORTIGUAMIENTO (C_{ij})

Cada uno de los términos de la matriz de amortiguamiento C_{ij} representa la fuerza generalizada (fuerzas y momentos) que aparece en el grado de libertad i cuando se impone una velocidad unidad en el grado de libertad j , manteniendo nulas todas las demás velocidades, así como las aceleraciones y desplazamientos.

MATRIZ DE RIGIDEZ (K_{ij})

Los términos de la matriz de rigidez K_{ij} representan la fuerza generalizada que aparece en el g.d.l. i cuando

se impone un desplazamiento unidad en el g.d.l. j manteniendo nulos los demás desplazamientos, así como las aceleraciones y velocidades.

MATRIZ DE MASAS (m_{ij})

Los términos m_{ij} de la matriz de masas representan la fuerza generalizada que aparece en el grado de libertad i cuando se impone una aceleración unidad en el g.d.l. j manteniendo nulos los demás aceleraciones, así como los desplazamientos y velocidades.

• PRINCIPIO DE LOS TRABAJOS VIRTUALES

La condición necesaria y suficiente para que un sistema esté en equilibrio es que el trabajo realizado por todas las fuerzas generalizadas actuantes en el mismo, sobre un conjunto de desplazamientos cualquiera compatible con los enlaces (con las condiciones de contorno), es que sea nulo.

$$EF \cdot \delta = 0 \begin{cases} \delta = 0 \\ EF = 0 \text{ (equilibrio)} \end{cases}$$

PRINCIPIO DE LAGRANGE

Da lugar a n ecuaciones vectoriales (Ecuaciones del movimiento)

PRINCIPIO DE HAMILTON

La variación a lo largo del tiempo de la suma de las ^{derivada} fuerzas conservativas y no conservativas de un sistema es cero.

$$\int_{t_1}^{t_2} \delta L \cdot dt + \int_{t_1}^{t_2} \delta W_{nc} \cdot dt = 0$$

Lagrangiano $\equiv L = T - V$ (Energía cinética - Energía potencial)

$$\int_{t_1}^{t_2} \delta (T - V) \cdot dt + \int_{t_1}^{t_2} \delta W_{nc} \cdot dt = 0$$

$$T = \frac{1}{2} m \cdot \dot{u}^2 \rightarrow \delta T = m \cdot \dot{u} \cdot \delta \dot{u}$$

$$V = \frac{1}{2} k \cdot u^2 \rightarrow \delta V = k \cdot u \cdot \delta u$$

$$F_{nc} \begin{cases} F(t) \\ F_a = c \cdot \dot{u} \\ \text{amortig.} \end{cases}$$

$$W_{nc} = (F(t) - \underbrace{c \cdot \dot{u}}_{\substack{\text{el amortig.} \\ \text{se opone al mov.}}}) \cdot u \rightarrow \delta W_{nc} = [F(t) - c \cdot \dot{u}] \cdot \delta u$$

* La vel. del amortiguador no varía con el desplazamiento

$$\int_{t_1}^{t_2} (m \cdot \dot{u} \cdot \delta \dot{u} - k \cdot u \cdot \delta u) dt + \int_{t_1}^{t_2} [F(t) - c \cdot \dot{u}] \delta u \cdot dt = 0$$

$$\rightarrow \text{Integral por partes: } \begin{cases} u = m \cdot \dot{u} \rightarrow du = m \cdot \ddot{u} \cdot dt \\ dv = \delta \dot{u} \cdot dt = \delta \left(\frac{du}{dt} \right) \cdot dt = \delta(du) = d(\delta u) \rightarrow v = \delta u \end{cases}$$

$$\int_{t_1}^{t_2} m \cdot \dot{u} \cdot \delta \dot{u} dt = m \cdot \dot{u} \cdot \delta u \Big|_{t_1}^{t_2} - \int_{t_1}^{t_2} m \cdot \ddot{u} \cdot \delta u \cdot dt$$

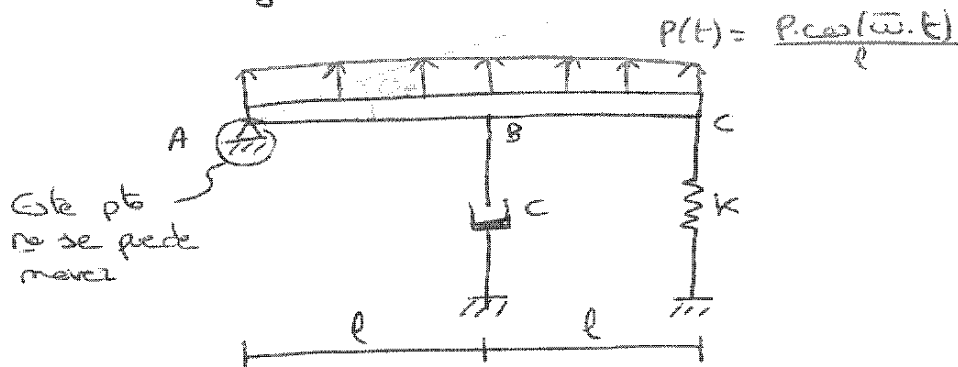
La integral de los terminales no se cancela

$$\int_{t_1}^{t_2} -m \cdot \ddot{u} \cdot \delta u \cdot dt - k \cdot u \cdot \delta u \cdot dt + [F(t) - c \cdot \dot{u}] \cdot \delta u \cdot dt = 0$$

$$-m \cdot \ddot{u} - k \cdot u - c \cdot \dot{u} + F(t) = 0 \Rightarrow \boxed{m \cdot \ddot{u} + c \cdot \dot{u} + k \cdot u = F(t)}$$

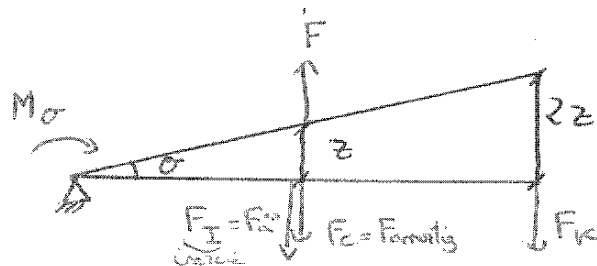
Determinar las ecuaciones del movimiento y los parámetros generalizados, valor de la frecuencia de la carga (ω) para que el sistema entre en resonancia.

La barra es infinitamente rígida con una masa total m .



Solo hay un grado de libertad \downarrow

Hay un giro, hay inercia



PRINCIPIO DE LOS TRABAJOS VIRTUALES

• Determinar los desplazamientos (generalizados)

$$\Delta_B = z$$

$$\Delta_C = 2z$$

$$\int_0^l \sigma_B \Rightarrow \sigma_B = \frac{z}{l}$$

• Desplazamientos virtuales (generalizados)

$$B \rightarrow \delta z$$

$$C \rightarrow 2\delta z$$

$$B \rightarrow \frac{\delta z}{l}$$

• Fuerzas (generalizadas)

$$F_{\text{carga}} = \frac{P \cdot \cos(\bar{\omega}t)}{l} \cdot 2l = 2 \cdot P \cdot \cos(\bar{\omega}t)$$

$$F_K = k \cdot 2z$$

$$F_I = m \cdot \ddot{z}$$

$$F_C = c \cdot \dot{z}$$

$$M = I \cdot \ddot{\theta} \quad ; \quad I = \frac{1}{12} \cdot m \cdot l^2 = \frac{1}{12} m \cdot (2l)^2 = \frac{1}{3} m \cdot l^2$$

• Trabajo virtuales

$$\ominus W_{\text{carga}} = 2P \cdot \cos(\bar{\omega}t) \cdot \underbrace{\delta z}_{\text{desplaz. virtual } \theta}$$

$$W_K = 2 \cdot k \cdot z \cdot \delta z$$

$$W_I = m \cdot \ddot{z} \cdot \delta z$$

$$W_C = c \cdot \dot{z} \cdot \delta z$$

$$W_\theta = I \cdot \ddot{\theta} \cdot \frac{\delta z}{l} = I \cdot \frac{\ddot{z}}{l} \cdot \frac{\delta z}{l} = \frac{m \cdot l^2 \cdot \ddot{z}}{3 \cdot l^2} \cdot \delta z$$

• $\Sigma TV = 0$

$$-2P \cdot \cos(\bar{\omega}t) \cdot \delta z + 4k \cdot z \cdot \delta z + c \cdot \dot{z} \cdot \delta z + m \cdot \ddot{z} \cdot \delta z + \frac{I}{l^2} \cdot \ddot{z} \cdot \delta z = 0$$

$$\left(m + \frac{1}{3}m\right) \ddot{z} + c \cdot \dot{z} + 4k \cdot z = 2P \cdot \cos(\bar{\omega}t)$$

$$\boxed{\frac{4}{3} m \cdot \ddot{z} + c \cdot \dot{z} + 4kz = 2P \cos(\bar{\omega}t)} \quad \text{Ecuación de movimiento del sistema}$$

→ Se denominan parámetros generalizados a los correspondientes a la masa, el amortiguamiento, la rigidez y la fuerza que se obtienen en la ecuación del movimiento.

En este caso:

- la masa generalizada es: $m^* = \frac{4}{3}m$
- El amortiguamiento generalizado es: $c^* = c$
- la rigidez generalizada es: $k^* = 4k$
- la fuerza generalizada es: $F^*(t) = 2 \cdot P \cdot \cos(\bar{\omega}t)$

$$\Rightarrow \boxed{m^* \ddot{z} + c^* \dot{z} + k^* z = F(t)}$$

Se denomina frecuencia natural del sistema a:

$$\omega = \sqrt{\frac{k^*}{m^*}}$$

$$\text{En este caso: } \boxed{\omega = \sqrt{\frac{4k}{\frac{4}{3}m}} = \sqrt{\frac{3k}{m}}}$$

- El sistema entra en resonancia cuando su frecuencia natural coincide con la frecuencia excitadora, es decir, cuando $\omega = \bar{\omega}$

$$\text{En este caso: } \boxed{\bar{\omega}^2 = \frac{3k}{m}}$$

PRINCIPIO DE HAMILTON

$$\int_{t_1}^{t_2} \delta(T-V) \cdot dt + \int_{t_1}^{t_2} \delta W_{nc} \cdot dt = 0$$

$$\left\{ \begin{aligned} T &= \frac{1}{2} m \cdot \dot{z}^2 + \frac{1}{2} I \cdot \dot{\theta}^2 = \frac{1}{2} m \cdot \dot{z}^2 + \frac{1}{2} \cdot \frac{1}{12} m \cdot (2l)^2 \cdot \left(\frac{\dot{z}}{e}\right)^2 \end{aligned} \right.$$

$$\left\{ \begin{aligned} \frac{1}{2} m \cdot \dot{z}^2 + \frac{1}{6} m \cdot \dot{z}^2 &= \frac{1}{2} \left(m + \frac{1}{3}m\right) \cdot \dot{z}^2 = \frac{1}{2} \cdot \frac{4}{3} m \cdot \dot{z}^2 \end{aligned} \right.$$

$$\left\{ \begin{aligned} V &= \frac{1}{2} k \cdot (2z)^2 = 2k \cdot z^2 \end{aligned} \right.$$

$$W_{nc} = 2 \cdot P \cdot \cos(\bar{\omega}t) - c \cdot \dot{z}$$

$$\delta T = \frac{4}{3} m \cdot \dot{z} \cdot \delta \dot{z}$$

$$\delta V = 4k \cdot z \cdot \delta z$$

$$\delta W_{nc} = 2P \cos(\bar{\omega}t) \cdot \delta z - c \cdot \dot{z} \cdot \delta \dot{z}$$

$$\int_{t_1}^{t_2} \underbrace{\frac{4}{3} m \cdot \dot{z} \cdot \delta \dot{z}}_U \cdot dt = \frac{4}{3} m \cdot \dot{z} \cdot \delta z \Big|_{t_1}^{t_2} - \int_{t_1}^{t_2} \frac{4}{3} m \cdot \ddot{z} \cdot dt \cdot \delta z$$

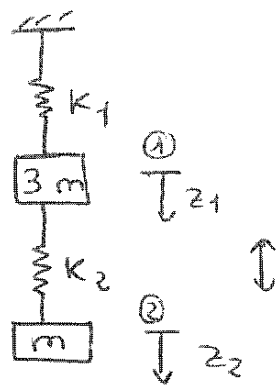
Integral por partes

$$\left\{ \begin{array}{l} U = \frac{4}{3} m \cdot \dot{z} \rightarrow dU = \frac{4}{3} m \cdot \ddot{z} dt \\ dV = \delta \dot{z} \cdot dt = \delta \left(\frac{dz}{dt} \right) dt = \delta(dz) = d(\delta z) \rightarrow V = \delta \end{array} \right.$$

$$\Rightarrow \int_{t_1}^{t_2} \left[\left(-\frac{4}{3} m \cdot \ddot{z} \right) - 4k \cdot z \right] \delta z dt + \int_{t_1}^{t_2} \left[2P \cos(\bar{\omega}t) - c \cdot \dot{z} \right] \delta z dt = 0$$

$$\boxed{\frac{4}{3} m \cdot \ddot{z} + c \cdot \dot{z} + 4k \cdot z = 2P \cos(\bar{\omega}t)}$$

Determinar las ecuaciones del movimiento de este sistema:



Aplicar el Principio de Hamilton

No tiene rigidez al giro ni puede oscilar fuera de su plano.

Hay 2 g.d.l.

• Modelo y grados de libertad

$$2 \text{ g.d.l. } \left\{ \begin{array}{l} 3m \updownarrow \\ m \updownarrow \end{array} \right.$$

• Principio de Hamilton

$$\int_{t_1}^{t_2} \delta(T-V) dt + \int_{t_1}^{t_2} \delta W_{nc} dt = 0$$

No hay cargas exteriores ni amortiguación

Las 2 masas y por lo tanto, sus movimientos están acoplados, el movimiento de una depende del de la otra.

$$\left\{ \begin{array}{l} T = \frac{1}{2} (3m) \cdot \dot{z}_1^2 + \frac{1}{2} m \cdot \dot{z}_2^2 \\ V = \frac{1}{2} k_1 \cdot z_1^2 + \frac{1}{2} k_2 \cdot (z_2 - z_1)^2 \end{array} \right.$$

$$\left\{ \begin{array}{l} \delta T_{z_1} = 3m \dot{z}_1 \cdot \delta \dot{z}_1 \\ \delta T_{z_2} = m \cdot \dot{z}_2 \cdot \delta \dot{z}_2 \end{array} \right. \quad \left\{ \begin{array}{l} \delta V_{z_1} = k_1 \cdot z_1 \cdot \delta z_1 - k_2 (z_2 - z_1) \cdot \delta z_1 \\ \delta V_{z_2} = k_2 \cdot (z_2 - z_1) \cdot \delta z_2 \end{array} \right.$$

⇒ El Hamiltoniano tiene 2 variables $\left\langle \begin{array}{l} z_1 \\ z_2 \end{array} \right.$

$$\int_{t_1}^{t_2} \frac{3m \cdot \dot{z}_1 \cdot \delta \dot{z}_1 \cdot dt}{\frac{d}{dt} \left[3m \cdot \dot{z}_1 \cdot \delta z_1 \right]} \Big|_{t_1}^{t_2} = \int_{t_1}^{t_2} 3m \cdot \dot{z}_1 \cdot dt \cdot \delta z_1$$

$$\left\{ \begin{array}{l} U = 3m \cdot \dot{z}_1 \rightarrow dU = 3m \cdot \ddot{z}_1 \cdot dt \\ dV = \delta \dot{z}_1 \cdot dt = \delta \left(\frac{dz_1}{dt} \right) \cdot dt = \delta(dz_1) = d(\delta z_1); V = \delta z_1 \end{array} \right.$$

$$\int_{t_1}^{t_2} m \cdot \ddot{z}_2 \cdot \delta z_2 \dots - \int_{t_1}^{t_2} m \cdot \ddot{z}_2 \cdot dt \cdot \delta z_2$$

$$\int_{t_1}^{t_2} \left[-3m \cdot \ddot{z}_1 - k_1 z_1 + k_2 (z_2 - z_1) \right] \cdot \delta z_1 \cdot dt = 0$$

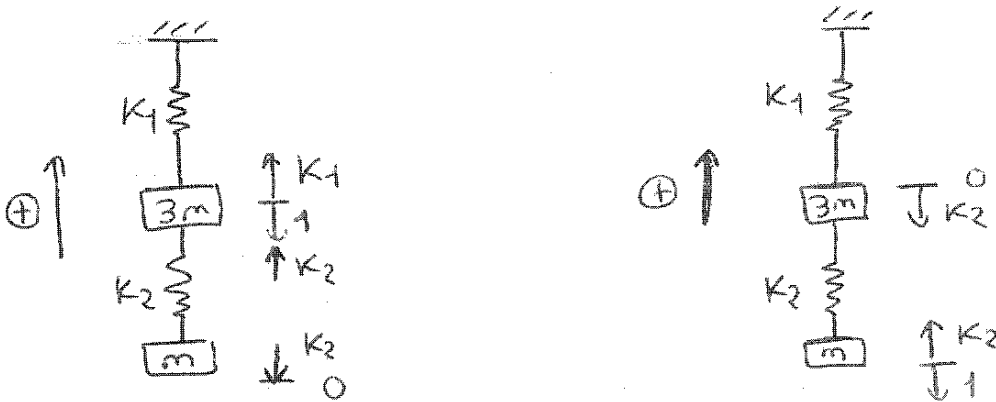
$$\int_{t_1}^{t_2} \left[-m \cdot \ddot{z}_2 - k_2 (z_2 - z_1) \right] \cdot \delta z_2 \cdot dt = 0$$

$$3m \cdot \ddot{z}_1 + k_1 z_1 - k_2 (z_2 - z_1) = 0$$

$$m \cdot \ddot{z}_2 + k_2 (z_2 - z_1) = 0$$

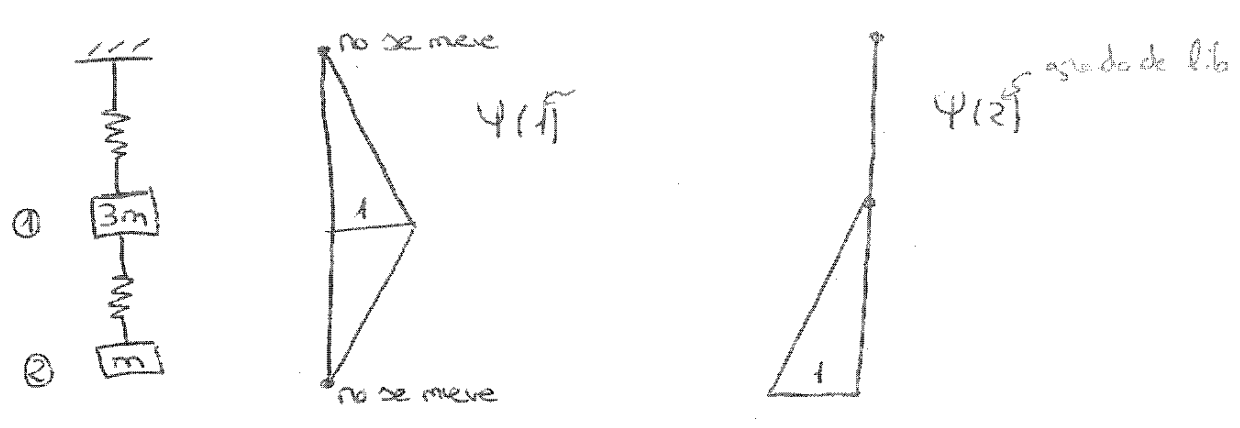
$$\begin{pmatrix} 3m & 0 \\ 0 & m \end{pmatrix} \begin{pmatrix} \ddot{z}_1 \\ \ddot{z}_2 \end{pmatrix} + \begin{pmatrix} K_1+K_2 & -K_2 \\ -K_2 & K_2 \end{pmatrix} \begin{pmatrix} z_1 \\ z_2 \end{pmatrix} = \begin{pmatrix} 0 \\ 0 \end{pmatrix}$$

$3m_{ij} \qquad \qquad \qquad -K_{ij}$



$$m_{ij} = \sum_g m(g) \cdot \psi_i(g) \cdot \psi_j(g)$$

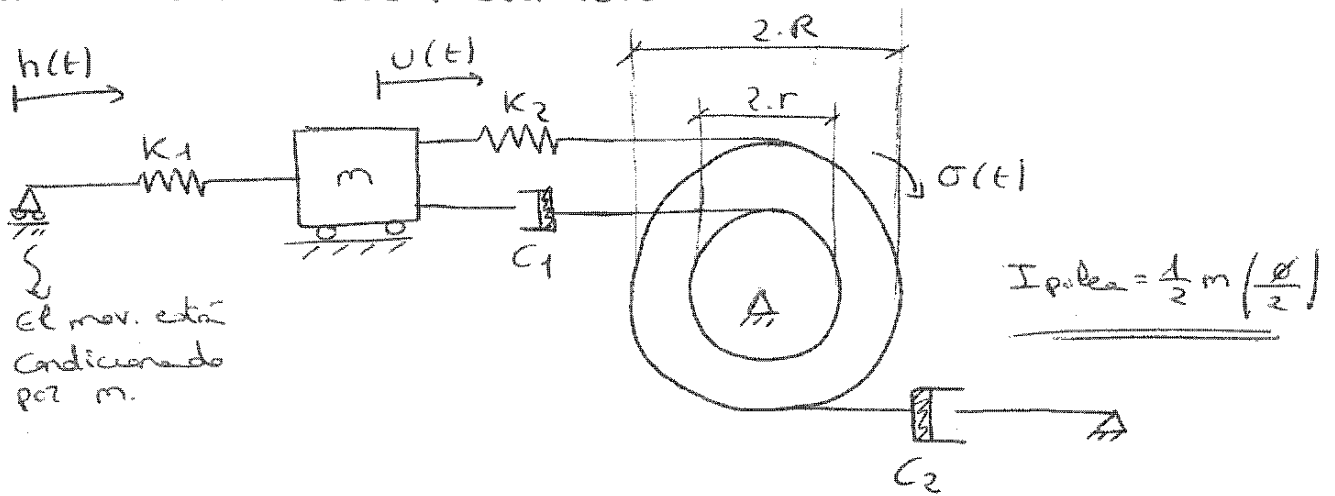
g : grados de libertad del sistema
 ψ : funciones de forma



$$\begin{aligned} m_{11} &= 3m \cdot 1 \cdot 1 + m \cdot 0 \cdot 0 = 3m \\ m_{12} &= 3m \cdot 1 \cdot 0 + m \cdot 0 \cdot 1 = 0 \\ m_{21} &= 3m \cdot 0 \cdot 1 + m \cdot 1 \cdot 0 = 0 \\ m_{22} &= 3m \cdot 0 \cdot 0 + m \cdot 1 \cdot 1 = m \end{aligned}$$

$$\begin{pmatrix} 3m & 0 \\ 0 & m \end{pmatrix}$$

* Ecuaciones del movimiento



→ Dado un movimiento $u(t)$, hay 1 g.d.l. Otro movimiento es $h(t)$

Siendo $h(t) = \int [u(t)]$. Hay un giro en la polea $\sigma(t)$

⇒ Sistema de 2 g.d.l. $\begin{cases} u(t) \\ \sigma(t) \end{cases}$

PRINCIPIO DE HAMILTON / Mucho más rápido

$$T = \frac{1}{2} m \dot{u}^2 + \frac{1}{2} I \dot{\sigma}^2 \quad \left\{ \begin{array}{l} \delta T_u = m \cdot \dot{u} \cdot \delta \dot{u} \\ \delta T_\sigma = I \cdot \dot{\sigma} \cdot \delta \dot{\sigma} \end{array} \right.$$

$$V = \frac{1}{2} K_1 (u-h)^2 + \frac{1}{2} K_2 (\sigma R - u)^2 \quad \left\{ \begin{array}{l} \delta V_u = [K_1(u-h) - K_2(\sigma R - u)] \delta u \\ \delta V_\sigma = K_2 \cdot (\sigma R - u) \cdot R \cdot \delta \sigma \end{array} \right.$$

$$W_{nc} = \int C_1 (\dot{\sigma} r - \dot{u}) \underbrace{(\sigma r - u)}_{\text{distancia}} - C_2 (\dot{\sigma} R) \cdot \underline{\sigma \cdot R}$$

$$\left\{ \begin{array}{l} \delta W_{nc u} = C_1 (\dot{\sigma} r - \dot{u}) \cdot \delta u \\ \delta W_{nc \sigma} = - C_1 (\dot{\sigma} r - \dot{u}) \cdot r \cdot \delta \sigma - C_2 \cdot \dot{\sigma} \cdot R^2 \cdot \delta \sigma \end{array} \right.$$

$$\int \delta T_u = - m \cdot \dot{u} \cdot \delta u \quad ; \quad \int \delta T_\sigma = - I \cdot \dot{\sigma} \cdot \delta \sigma$$

Buscar trabajo de una polea. $\int \dot{\sigma} \delta \sigma dt = \frac{1}{2} m (\dot{\sigma}^2 - \sigma^2)$

$$U(t) \Rightarrow -m \cdot \ddot{u} \delta u dt - [k_1 (u-h) - k_2 (\sigma R - u)] \delta u dt + c_1 (\dot{\sigma} r - \dot{u}) \delta u dt = 0$$

$$-m \cdot \ddot{u} - c_1 \cdot \dot{u} - (k_1 + k_2) \cdot u + k_1 \cdot h + k_2 \sigma \cdot R + c_1 \dot{\sigma} \cdot r = 0$$

$$m \cdot \ddot{u} + c_1 \cdot \dot{u} + (k_1 + k_2) \cdot u - (k_1 \cdot h) - k_2 \cdot \sigma \cdot R - c_1 \cdot \dot{\sigma} \cdot r = 0$$

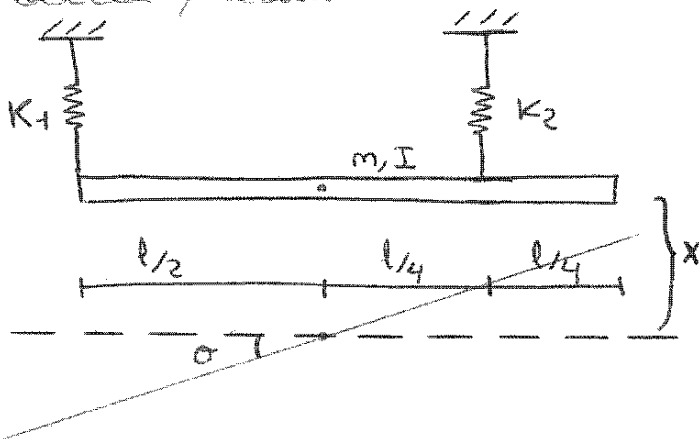
$$\sigma(t) \Rightarrow -I \cdot \ddot{\sigma} \delta \sigma dt - k_2 (\sigma R - u) \cdot R \delta \sigma dt - [c_2 \dot{\sigma} R^2 - c_1 (\dot{\sigma} r - \dot{u})] \delta \sigma dt = 0$$

$$I \cdot \ddot{\sigma} + c_2 \dot{\sigma} R^2 + c_1 (\dot{\sigma} r - \dot{u}) r + k_2 (\sigma R - u) \cdot R = 0$$

$$\begin{pmatrix} m & 0 \\ 0 & I \end{pmatrix} \begin{pmatrix} \ddot{u} \\ \ddot{\sigma} \end{pmatrix} + \begin{pmatrix} c_1 & -c_1 r \\ -c_1 r & c_1 r^2 + c_2 R^2 \end{pmatrix} \begin{pmatrix} \dot{u} \\ \dot{\sigma} \end{pmatrix} + \begin{pmatrix} k_1 + k_2 & -k_2 R \\ -k_2 R & k_2 R^2 \end{pmatrix} \begin{pmatrix} u \\ \sigma \end{pmatrix} = \begin{pmatrix} k_1 h \\ 0 \end{pmatrix}$$

$$\begin{pmatrix} k_1 \cdot h \\ 0 \end{pmatrix}$$

Determinar las ecuaciones del movimiento. Con un avión aterrizando Cabeceas y rebota.



2 g.d.l.

$$I = \frac{1}{12} m \cdot l^2$$

$$\tan \sigma = \sigma$$

$$T = \frac{1}{2} m \dot{x}^2 + \frac{1}{2} I \dot{\sigma}^2$$

$$V = \frac{1}{2} k_1 \left(x + \sigma \cdot \frac{l}{2}\right)^2 + \frac{1}{2} k_2 \left(x - \sigma \cdot \frac{l}{4}\right)^2$$

$$\delta T_x = m \dot{x} \cdot \delta \dot{x}$$

$$\delta T_\sigma = I \dot{\sigma} \cdot \delta \dot{\sigma}$$

$$\delta V_x = k_1 \left(x + \sigma \cdot \frac{l}{2}\right) \cdot \delta x + k_2 \left(x - \sigma \cdot \frac{l}{4}\right) \cdot \delta x$$

$$\delta V_\sigma = \frac{l}{2} k_1 \left(x + \sigma \cdot \frac{l}{2}\right) \cdot \delta \sigma - \frac{l}{4} k_2 \left(x - \sigma \cdot \frac{l}{4}\right) \cdot \delta \sigma$$

$$W_{nc} = 0$$

$$\int_{t_1}^{t_2} \delta(T - V) dt + \int_{t_1}^{t_2} \delta W_{nc} dt = 0$$

$$\int_{t_1}^{t_2} \delta T_x = - \int_{t_1}^{t_2} m \ddot{x} \cdot \delta x$$

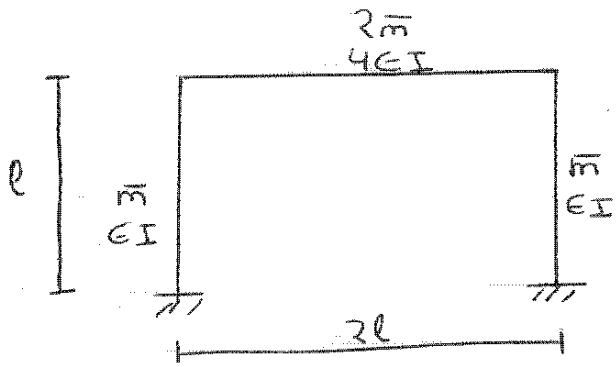
$$\int_{t_1}^{t_2} \delta T_\sigma = - \int_{t_1}^{t_2} I \ddot{\sigma} \cdot \delta \sigma$$

$$\Rightarrow \int_{t_1}^{t_2} \left[m \ddot{x} - k_1 \left(x + \sigma \cdot \frac{l}{2}\right) - k_2 \left(x - \sigma \cdot \frac{l}{4}\right) \right] \delta x dt = 0$$

$$\Rightarrow \int_{t_1}^{t_2} \left[-I \ddot{\sigma} - \frac{l}{2} k_1 \left(x + \sigma \cdot \frac{l}{2}\right) + \frac{l}{4} k_2 \left(x - \sigma \cdot \frac{l}{4}\right) \right] \delta \sigma dt = 0$$

$$m \ddot{x} + k_1 \left(x + \sigma \cdot \frac{l}{2}\right) + k_2 \left(x - \sigma \cdot \frac{l}{4}\right) = 0$$

$$I \ddot{\sigma} + \frac{l}{2} k_1 \left(x + \sigma \cdot \frac{l}{2}\right) - \frac{l}{4} k_2 \left(x - \sigma \cdot \frac{l}{4}\right) = 0$$



Determinar las ecuaciones del mov.

$$\bar{m} = \frac{m}{\text{long}}$$

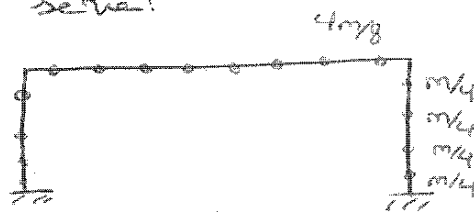
Se trata de un modelo continuo, con masa distribuida a lo largo de toda la longitud. Es muy complicado de resolver.

→ Se discretiza.

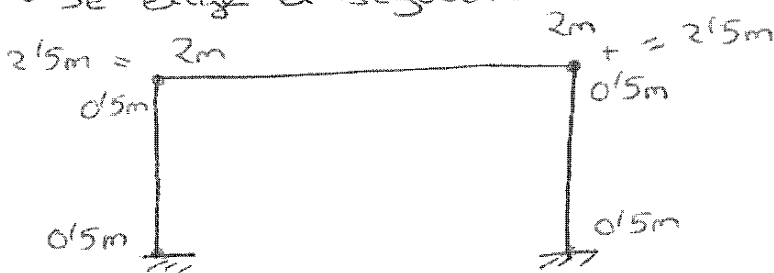
$$\left. \begin{aligned} m_{T \text{ dintel}} &= 2\bar{m} \cdot 2l = 4\bar{m} \cdot l = 4m \\ m_{T \text{ pilas}} &= \bar{m} \cdot l = m \end{aligned} \right\} \text{ Todo el p\u00f3rtico tiene una masa de } 6m$$

MODELO

• Una posibilidad ser\u00eda:

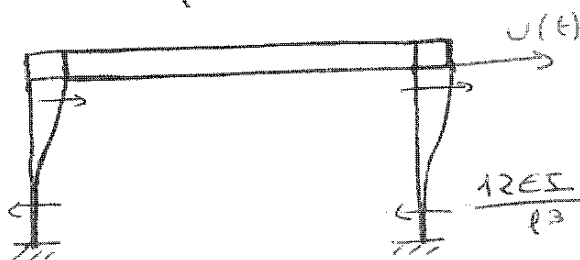


• Se elige el siguiente:



- Pilas inextensibles
- Dintel infinitamente r\u00edgido
- Restringido el movimiento en el plano

Movimiento del p\u00f3rtico

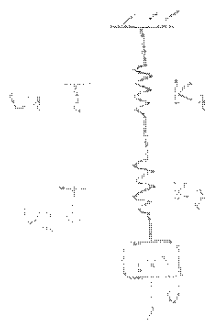


1 g.d.l.

$$\underbrace{5m}_{\text{Dintel}} \ddot{U} + 2 \cdot \underbrace{\left(\frac{12EI}{l^3} \right)}_{\text{Rigidez}} \cdot U = 0$$

Calculez la rigidez y el amortiguamiento equivalente en cada caso.

• 2 muelles en serie



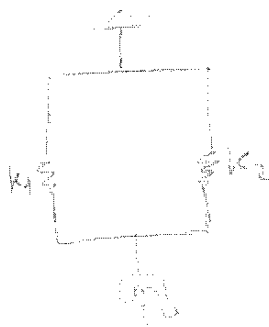
$$F = k \cdot U ; U = \frac{F}{k} ; U = U_1 + U_2$$

$$\frac{m \cdot g}{k_1} + \frac{m \cdot g}{k_2} = \frac{m \cdot g}{k_{eq}}$$

$$\frac{1}{k_1} + \frac{1}{k_2} = \frac{1}{k_{eq}}$$

$$k_{eq} = \frac{k_1 \cdot k_2}{k_1 + k_2}$$

• 2 muelles en paralelo



$$F = k \cdot U ; U = \frac{F}{k}$$

$$U = U_1 = U_2 ; F = F_1 + F_2$$

$$k_{eq} \cdot U = k_1 \cdot U + k_2 \cdot U ; k_{eq} = k_1 + k_2$$

• 2 amortiguadores en serie



$$F = c \cdot \dot{U} ; \dot{U} = \frac{F}{c} ; U = U_1 + U_2$$

$$\frac{F}{c_1} + \frac{F}{c_2} = \frac{F}{c_{eq}}$$

$$k_{eq} = \frac{c_1 \cdot c_2}{c_1 + c_2}$$

• 2 amortiguadores en paralelo



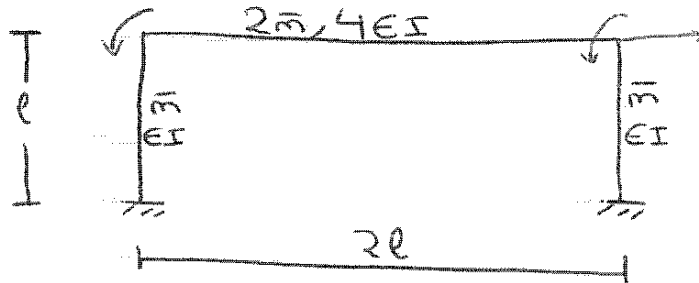
$$F = c \cdot \dot{U} ; \dot{U} = \frac{F}{c}$$

$$\dot{U} = \dot{U}_1 = \dot{U}_2 ; F = F_1 + F_2$$

$$c_{eq} \cdot \dot{U} = c_1 \cdot \dot{U} + c_2 \cdot \dot{U}$$

$$k_{eq} = c_1 + c_2$$

Determinar las ecuaciones del movimiento.



$$3) = \frac{3}{6EI}$$

En general:

$$K = \begin{pmatrix} \frac{EA}{l} & 0 & 0 & -\frac{EA}{l} & 0 & 0 \\ 0 & \frac{12EI}{l^3} & \frac{6EI}{l^2} & 0 & -\frac{12EI}{l^3} & \frac{6EI}{l^2} \\ 0 & \frac{6EI}{l^2} & \frac{4EI}{l} & 0 & -\frac{6EI}{l^2} & \frac{2EI}{l} \\ -\frac{EA}{l} & 0 & 0 & \frac{EA}{l} & 0 & 0 \\ 0 & -\frac{12EI}{l^3} & \frac{6EI}{l^2} & 0 & \frac{12EI}{l^3} & -\frac{6EI}{l^2} \\ 0 & \frac{6EI}{l^2} & \frac{2EI}{l} & 0 & -\frac{6EI}{l^2} & \frac{4EI}{l} \end{pmatrix}$$

Dintel inextensible: $\frac{EA}{l} = 0$

Un grado de libertad ~~movido~~

$$K_{11} = 2 \cdot \frac{12EI}{l^3} = \frac{24EI}{l^3}$$

$$K_{12} = \frac{6EI}{l^2}$$

$$K_{13} = \frac{6EI}{l^2}$$



$$K_{21} = \frac{6EI}{l^2}$$

$$K_{22} = 4 \left(\frac{4EI}{2l} \right) + \frac{4EI}{l} = \frac{12EI}{l}$$

$$K_{23} = \frac{2EI}{l} \Rightarrow \frac{2(4EI)}{2l} = \frac{4EI}{l}$$



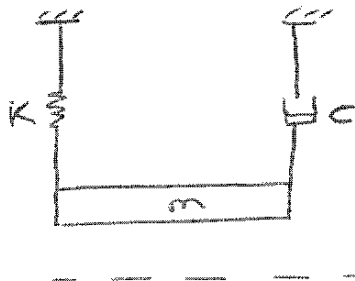
$$K_{33} = \frac{4EI}{l} = \frac{4(4EI)}{2l} + \frac{4EI}{l} = \frac{12EI}{l}$$

$$\Rightarrow K = \begin{pmatrix} \frac{24EI}{l^3} & \frac{6EI}{l^2} & \frac{6EI}{l^2} \\ \frac{6EI}{l^2} & \frac{12EI}{l} & \frac{4EI}{l} \\ \frac{6EI}{l^2} & \frac{4EI}{l} & \frac{12EI}{l} \end{pmatrix}$$

En la ecuación más común $\ddot{u} + c\dot{u} + ku = f(t)$ no se incluyó la fuerza de la gravedad pq su dirección era la del g.d.l. considerado.

Influencia de las cargas estáticas

Giramos 90° para que en el sistema intervenga el peso $w = m \cdot g$
 El g.d.l. ahora es la traslación vertical



$$u_t(t) = \underbrace{u_{est}}_{\substack{\text{no depende} \\ \text{del tiempo}}} + \underbrace{u(t)}_{\text{dinámico}}$$

Cargas gravitatorias Cargas dinámicas

Derivando

$$\dot{u}_t(t) = \dot{u}(t)$$

$$\ddot{u}_t(t) = \ddot{u}(t)$$

La ecuación del movimiento será:

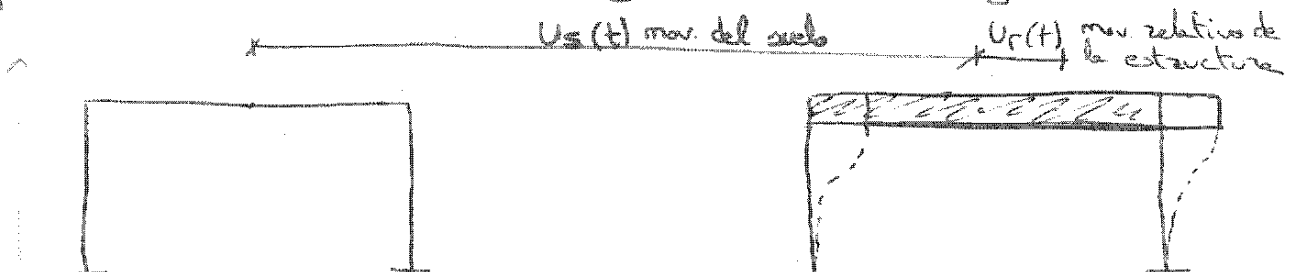
$$m \cdot \ddot{u}_t(t) + c \cdot \dot{u}_t(t) + k [u_{est} + u(t)] = w + F(t)$$

$$m \cdot \ddot{u}_t(t) + c \cdot \dot{u}_t(t) + k \cdot \underbrace{u_{est}}_{F. \text{ estática}} + k \cdot u(t) = \underbrace{w}_{F. \text{ estática}} + F(t)$$

Para la expresión anterior referida a la posición de equilibrio estática:
 \Rightarrow Las cargas estáticas no tienen influencia porque el equilibrio dinámico se plantea de manera posterior al equilibrio estático. El equilibrio estático existe, se da por hecho.

Influencia de los enlaces o movimiento de la base (terremotos)

Se supone un fijado de masa m unido al suelo por una estructura de rigidez lateral k y cuyo coeficiente de amortiguamiento viscoso vale c . Se supone que solo se puede mover horizontalmente según el eje X (1 g.d.l.)



El pórtico se desplaza primero como un todo rígido y luego, además, como un sólido elástico.

$$U_T(t) = U_S(t) + U_R(t)$$

$$\dot{U}_T(t) = \dot{U}_S(t) + \dot{U}_R(t)$$

$$\ddot{U}_T(t) = \ddot{U}_S(t) + \ddot{U}_R(t)$$

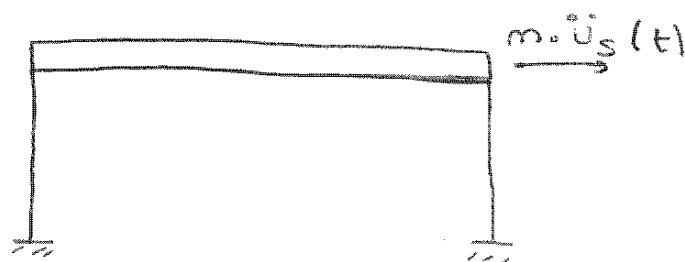
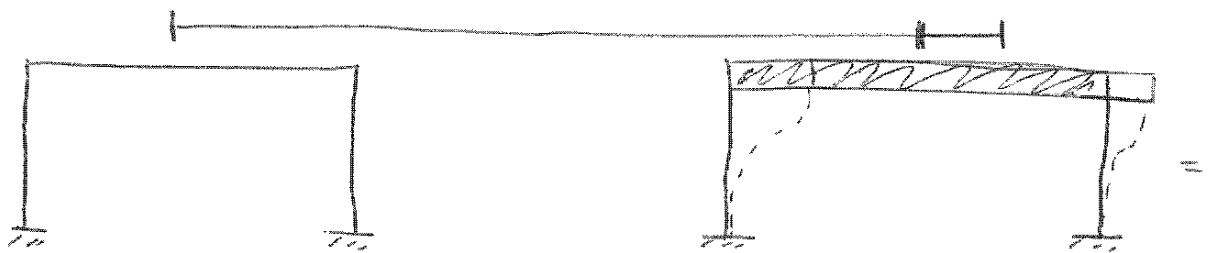
$$m \cdot \ddot{U} + c \cdot \dot{U} + k \cdot U = F(t)$$

$$m[\ddot{U}_S(t) + \ddot{U}_R(t)] + \underbrace{c \cdot \dot{U}_R(t)}_{\substack{\text{NO hay fuerzas aplicadas} \\ \downarrow \\ = 0}} + \underbrace{k \cdot U_R(t)}_{= 0} = F(t) = 0$$

⇒ La rigidez y el amortiguamiento entran en juego solo para movimientos relativos. La masa actúa con todo el movimiento.

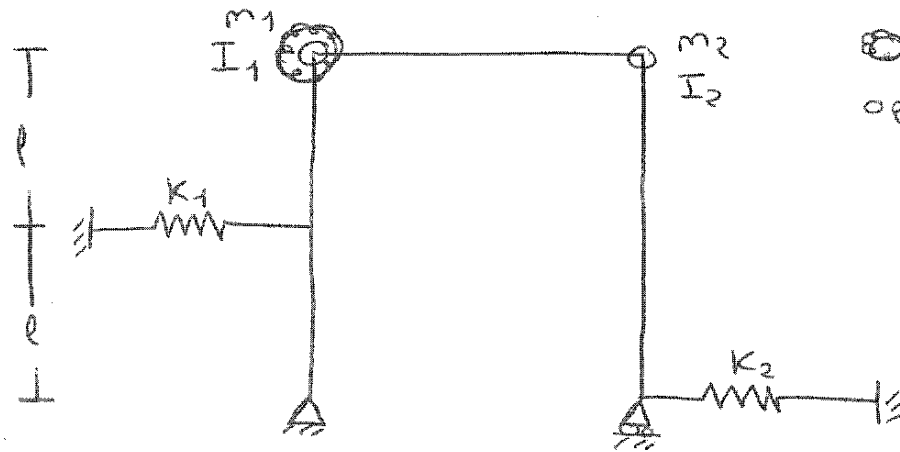
$$m \cdot \ddot{U}_R(t) + c \cdot \dot{U}_R(t) + k \cdot U_R(t) = \downarrow m \cdot \ddot{U}_S(t)$$

⇒ El movimiento del suelo equivale a una fuerza igual y de sentido contrario aplicada en el grado de libertad.



Fuerza aplicada en cada uno de los frentes

Determina las ecuaciones del movimiento: PTV y Hamilton



⊙ muelle que se opone al giro (espiral)

RESOLUCIÓN DE LAS ECUACIONES DEL MOVIMIENTO

Vibraciones libres: Aquellas para las cuales se verifica que $f(t) = 0$, y por tanto, la ecuación diferencial es:

$$m^* \ddot{U} + c^* \dot{U} + k^* U = F(t) = 0$$

Parametros generalizados

$m \ddot{U} + c \dot{U} + k U = 0 \rightarrow$ Es una E.D. homogénea de 2º orden cuya solución es:

$$U = U_0 e^{wt} \quad \dot{U} = w \cdot U_0 e^{wt} \quad \ddot{U} = w^2 U_0 e^{wt}$$

$$m \cdot w^2 U_0 e^{wt} + c \cdot w \cdot U_0 e^{wt} + k \cdot U_0 e^{wt} = 0$$

$$m \cdot w^2 + c \cdot w + k = 0$$

$$w = \frac{-c \pm \sqrt{c^2 - 4 \cdot m \cdot k}}{2 \cdot m}$$

• Si el amortiguamiento es nulo ($c = 0$) $\Rightarrow w = \pm \sqrt{\frac{4 \cdot m \cdot k}{4 \cdot m^2}} = \pm \sqrt{\frac{k}{m}}$

Es la frecuencia natural del sistema (es imaginaria)

$$w = \pm \sqrt{\frac{k}{m}}$$

Físicamente las frecuencias negativas no tienen sentido, por ello, para $c = 0$:

$$w = \sqrt{\frac{k}{m}}$$

• Si el amortiguamiento no es nulo ($C \neq 0$): Se discuten las soluciones en función del valor de dentro de la raíz, que puede ser:

$$\sqrt{C^2 - 4mk} \begin{cases} > 0 \rightarrow \text{Sobreamortiguados} \\ = 0 \rightarrow \text{Críticamente amortiguados} \\ < 0 \rightarrow \text{Subamortiguados} \end{cases}$$

→ $C^2 - 4mk > 0$ SISTEMAS SOBREAMORTIGUADOS

Los 2 valores de la frecuencia son reales.

$$\omega = -\frac{C}{2m} \pm \sqrt{\frac{C^2}{4m^2} - \frac{k}{m}} = -\frac{C}{2m} \pm \underbrace{\sqrt{\left(\frac{C}{2m}\right)^2 - \frac{k}{m}}}_{\hat{\omega}} \begin{cases} < -\frac{C}{2m} + \hat{\omega} \\ < -\frac{C}{2m} - \hat{\omega} \end{cases}$$

⇒ $u(t) = e^{-\frac{C}{2m}t} (A \underset{\substack{\uparrow \\ \text{seno hip.}}}{\text{sh}} \hat{\omega} t + B \underset{\substack{\uparrow \\ \text{coseno hip.}}}{\text{ch}} \hat{\omega} t) \rightarrow A \text{ y } B = \text{ctes. Se determinan mediante las condiciones iniciales}$

$$\begin{cases} \text{sh } u = \frac{e^{-u} - e^u}{2} \\ \text{ch } u = \frac{e^{-u} + e^u}{2} \end{cases}$$

$$u(t=0) = U_0$$

$$\dot{u}(t=0) = \dot{U}_0$$

$$\rightarrow u(t=0) = \boxed{U_0 = B}$$

$\begin{matrix} \uparrow \\ \text{sh } u = 0 \\ \text{ch } u = 1 \end{matrix}$

$$\boxed{\frac{d \text{ch}}{dt} = \text{sh}} \quad \text{①}$$

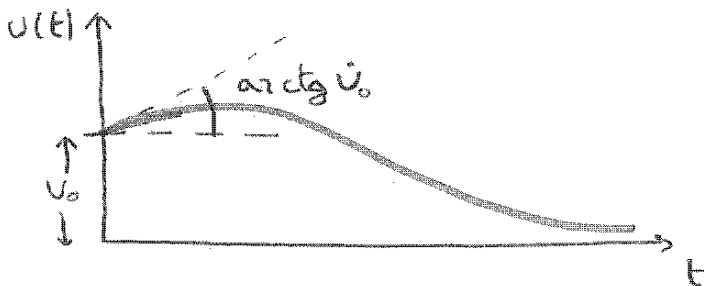
$$\dot{u}(t) = -\frac{C}{2m} e^{-\frac{C}{2m}t} (A \text{sh } \hat{\omega} t + B \text{ch } \hat{\omega} t) + e^{-\frac{C}{2m}t} (A \hat{\omega} \text{ch } \hat{\omega} t + B \hat{\omega} \text{sh } \hat{\omega} t)$$

$$\rightarrow \dot{u}(t=0) = \dot{U}_0 = -\frac{C}{2m} \overset{B}{\dot{U}_0} + A \cdot \hat{\omega} ; \quad \boxed{A = \frac{\dot{U}_0}{\hat{\omega}} + \frac{C}{2m} \cdot \frac{U_0}{\hat{\omega}}}$$

SOLUCIÓN GRAL DEL MOV. DE SISTEMAS SOBREAMORTIGUADOS

$$U(t) = e^{-\frac{c}{2m}t} \left[\left(\frac{\dot{U}_0}{\omega} + \frac{c}{2m} \cdot \frac{U_0}{\omega} \right) \cdot \operatorname{sh} \omega t + U_0 \operatorname{ch} \omega t \right]$$

Se pueden representar mediante:



→ En estructuras no hay sistemas sobreamortiguados, nunca ocurre que $c^2 - 4mk > 0$, porque m y k son mucho mayores que c .

→ $c^2 - 4mk = 0$ SISTEMAS CRÍTICAMENTE AMORTIGUADOS

La solución de la ecuación es una raíz doble y por tanto:

$$\Rightarrow U(t) = e^{-\frac{c}{2m}t} (C_1 + C_2 t)$$

Las constantes se determinan por las condiciones iniciales que siguen siendo el desplazamiento inicial y la velocidad inicial.

$$U(t=0) = U_0$$

$$\dot{U}(t=0) = \dot{U}_0$$

$$\Rightarrow U(t=0) = \boxed{U_0 = C_1}$$

$$\dot{U}(t) = -\frac{c}{2m} e^{-\frac{c}{2m}t} (C_1 + C_2 t) + e^{-\frac{c}{2m}t} \cdot C_2$$

$$\rightarrow \dot{U}(t=0) = \dot{U}_0 = -\frac{c}{2m} \cdot U_0 + C_2 ; \quad \boxed{C_2 = \dot{U}_0 + \frac{c}{2m} \cdot U_0}$$

SOLUCIÓN GRAL DEL MOV. DE SIST. CRITIC. AMORTIGUADOS

$$U(t) = e^{-\frac{c}{2m}t} \left[U_0 + \left(\dot{U}_0 + \frac{c}{2m} U_0 \right) t \right]$$

⇒ Este caso no se da en estructuras

Representación:



- Sobreamortiguado
- Crit. amortiguado

→ $c^2 - 4mk < 0$ SISTEMAS SUBAMORTIGUADOS

Aquellos en los que la raíz es imaginaria

$$w = \frac{-c \pm \sqrt{c^2 - 4mk}}{2m} = -\frac{c}{2m} \pm \sqrt{\left(\frac{c}{2m}\right)^2 - \frac{k}{m}}$$

esto es -

$$w = -\frac{c}{2m} \pm \sqrt{\frac{k}{m} - \left(\frac{c}{2m}\right)^2} \cdot i \quad \rightarrow 2 \text{ raíces imaginarias}$$

ω

La solución de la ecuación diferencial es:

$$U(t) = e^{-\frac{c}{2m}t} (A \sin \tilde{\omega}t + B \cos \tilde{\omega}t) \rightarrow A \text{ y } B \text{ se obtienen con las condiciones iniciales}$$

$$U(t=0) = U_0$$

$$\dot{U}(t=0) = \dot{U}_0$$

$$U(t=0) = \boxed{U_0 = B}$$

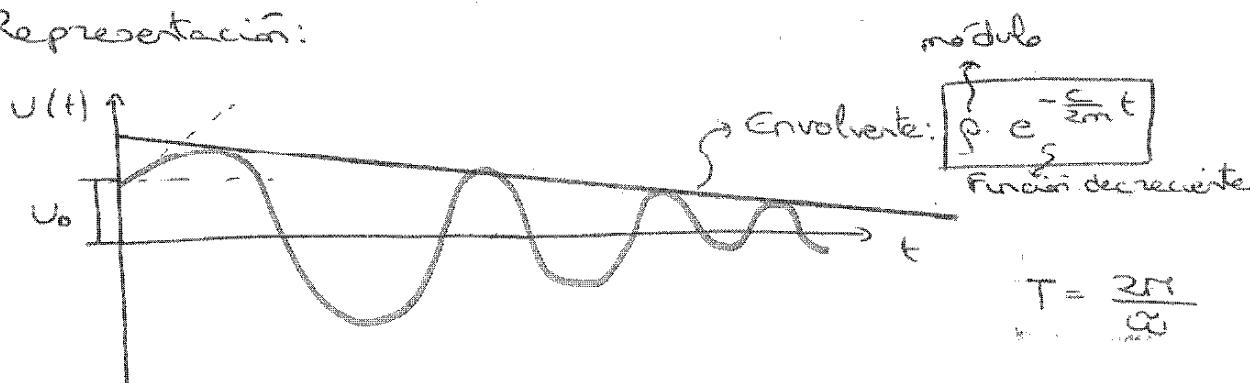
$$\ddot{U}(t) = -\frac{c}{2m} \cdot e^{-\frac{c}{2m}t} (A \sin \tilde{\omega}t + B \cos \tilde{\omega}t) + e^{-\frac{c}{2m}t} (A \tilde{\omega} \cos \tilde{\omega}t - B \tilde{\omega} \sin \tilde{\omega}t)$$

$$\dot{U}(t=0) = \dot{U}_0 = -\frac{c}{2m} \cdot U_0 + A \cdot \tilde{\omega}; \quad \boxed{A = \frac{\dot{U}_0}{\tilde{\omega}} + \frac{c}{2m} \cdot \frac{U_0}{\tilde{\omega}}}$$

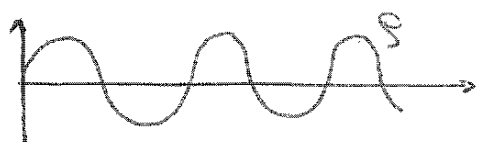
SOLUCIÓN GRAL DEL MOV. DE SISTEMAS SUBAMORTIGUADOS

$$* U(t) = e^{-\frac{c}{2m}t} \left[\left(\frac{\dot{U}_0}{\tilde{\omega}} + \frac{c}{2m} \cdot \frac{U_0}{\tilde{\omega}} \right) \sin \tilde{\omega}t + U_0 \cdot \cos \tilde{\omega}t \right]$$

Representación:



Si $c=0$ \Rightarrow No hay pérdida de energía y la función es armónica simple.



Frecuencia amortiguada $\equiv \omega_d = \tilde{\omega}$

$$\omega_d = \tilde{\omega} = \sqrt{\frac{k}{m} - \left(\frac{c}{2m}\right)^2} = \sqrt{\frac{k}{m} \left[1 - \left(\frac{c}{2m}\right)^2 \frac{m}{k} \right]}$$

$$c^2 - 4mk = 0 \Rightarrow \text{Críticamente amortiguado}$$

$$c = \sqrt{4mk} \quad (\text{No se necesita } \pm \text{ porque no hay } c \text{ relativos})$$

$$c = 2\sqrt{km} = c_c \rightarrow \text{Amortiguamiento crítico}$$

$$\frac{c^2}{4m^2k} = \frac{c^2}{4mk} = \frac{c^2}{c_c^2}$$

del sistema $\left\{ \frac{c}{c_c} = \xi \right\} \equiv \text{Relación de amortiguamiento (\%)}$

$$\Rightarrow \boxed{\omega_d = \omega \sqrt{1 - \xi^2}}$$

→ El amortiguamiento disminuye la frecuencia y aumenta el periodo. Si:

- $\xi > 1 \rightarrow$ Sistema sobreamortiguado
- $\xi = 1 \rightarrow$ Sistema críticamente amortiguado
- $\xi < 1 \rightarrow$ Sistema subamortiguado.

En estructuras, la relación de amortiguamiento está entre 4% - 8% ($\ll 1$) y, por tanto, casi siempre los movimientos de las estructuras son SUBAMORTIGUADOS.

$$m \cdot \ddot{u} + c \cdot \dot{u} + k \cdot u = 0$$

$$\ddot{u} + \frac{c}{m} \cdot \dot{u} + \frac{k}{m} \cdot u = 0$$

$$\left\{ \begin{array}{l} \frac{c}{m} = \frac{c \cdot c_c}{c_c \cdot m} = \xi \cdot \frac{2\sqrt{km}}{m} = \xi \cdot 2 \cdot \sqrt{\frac{km}{m^2}} = 2\xi \sqrt{\frac{k}{m}} = 2\xi \omega \\ \frac{k}{m} = \omega^2 \end{array} \right. \quad \omega = \sqrt{\frac{k}{m}}$$

$$\Rightarrow \underline{\underline{\ddot{u} + 2\xi\omega \cdot \dot{u} + \omega^2 \cdot u = 0}}$$

Otra expresión de la E.D. en vibraciones libres

$$\begin{cases} \frac{c}{m} = 2\zeta\omega \\ \frac{k}{m} = \omega^2 \end{cases}$$

$$\tilde{\omega} = \omega \sqrt{1 - \zeta^2}$$

$$U(t) = e^{-\frac{2\zeta\omega}{2} \cdot t} \left[\left(\frac{\dot{U}_0}{\omega \sqrt{1 - \zeta^2}} + \frac{2\zeta\omega}{2} \cdot \frac{U_0}{\omega \sqrt{1 - \zeta^2}} \right) \sin(\omega \sqrt{1 - \zeta^2} t) + U_0 \cdot \cos(\omega \sqrt{1 - \zeta^2} t) \right]$$

$$U(t) = e^{-\zeta\omega t} \left[\left(\frac{\dot{U}_0}{\omega \sqrt{1 - \zeta^2}} + \frac{\zeta U_0}{\sqrt{1 - \zeta^2}} \right) \sin(\omega \sqrt{1 - \zeta^2} t) + U_0 \cdot \cos(\omega \sqrt{1 - \zeta^2} t) \right]$$

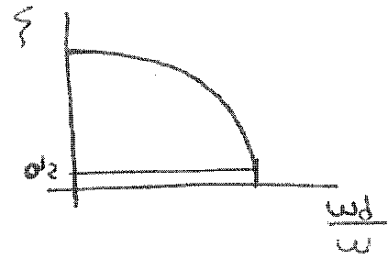
$$\Rightarrow U(t) = e^{-\zeta\omega t} \left[\left(\frac{\dot{U}_0}{\omega_d} + \zeta \omega \cdot \frac{U_0}{\omega_d} \right) \sin \omega_d t + U_0 \cdot \cos \omega_d t \right]$$

Representar:

$$\omega_d = \omega \sqrt{1 - \zeta^2} \quad ; \quad \omega_d^2 = \omega^2 (1 - \zeta^2)$$

$$\boxed{\left(\frac{\omega_d}{\omega} \right)^2 + \zeta^2 = 1}$$

Circunferencia de centro el origen

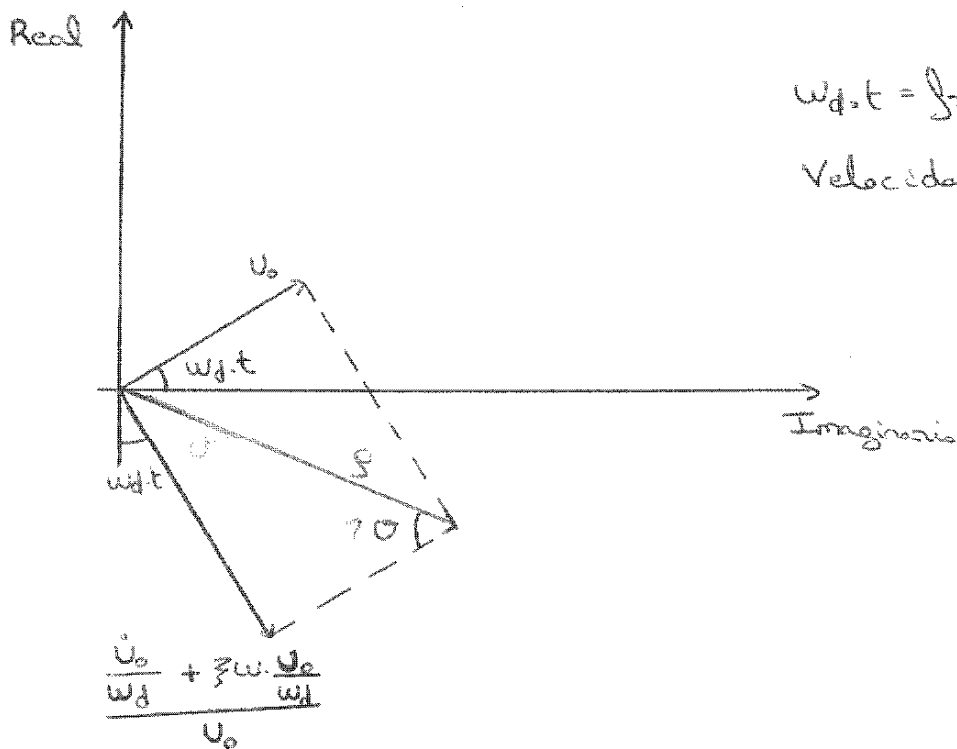


- En máquinas se suele despreciar la relación de amortiguamiento cuando esta es menor al 20% (porque $\frac{\omega_d}{\omega} \approx 1$)
- Esto no se hace en estructuras, ya que la relación de amortiguamiento es siempre menor al 20% ($\zeta < 20\%$)

Habitualmente se toma que $\omega_d = \omega \rightarrow \frac{\omega_d}{\omega} = 1$

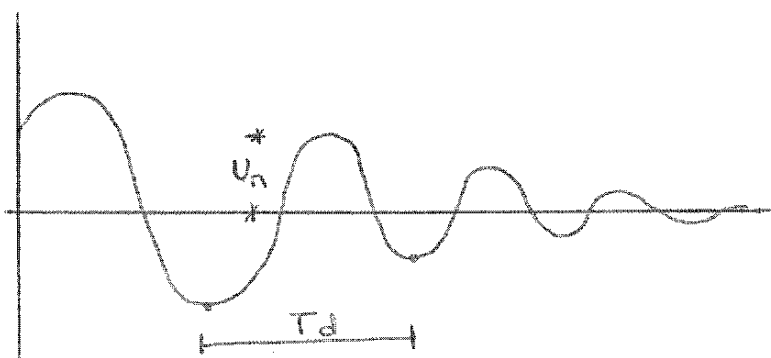
$$v(t) = e^{-\zeta \omega t} \cdot \rho \cdot \cos(\omega_d t - \sigma)$$

$$\text{Modulo} \rightarrow \left\{ \begin{aligned} \rho &= \sqrt{\left(\frac{U_0}{\omega_d} + \zeta \omega \frac{U_0}{\omega_d} \right)^2 + U_0^2} \\ \sigma &= \arctan \frac{\frac{U_0}{\omega_d} + \zeta \omega \frac{U_0}{\omega_d}}{U_0} \end{aligned} \right.$$



$\omega_d t = \text{frec. amortig. tiempo}$
 Velocidad \perp Desplazamiento U_0

Medida del amortiguamiento
 Gráfica que representa el movimiento



$U_n = \text{Desplazamiento para el tiempo } t_n$
 $t_n \rightarrow U_n(t)$

Después de r ciclos habrá un desplazamiento: $U_{n+r}(t)$


$$t_{n+r} \rightarrow U_{n+r}(t)$$

Tiempo entre r ciclos:

$$\underline{t_{n+r} - t_n} = \frac{2\pi}{\omega_d} \cdot r$$

$$\rightarrow U_n(t) = e^{-\zeta \omega t_n} \cdot g \cdot \cos(\omega_d t - \sigma)$$

$$U_{n+r}(t) = e^{-\zeta \omega t_{n+r}} \cdot g \cdot \cos(\omega_d t - \sigma)$$

\Rightarrow El desplazamiento es máximo cuando $\cos(\omega_d t - \sigma)$ y $\cos(\omega_d t - \sigma)$ sean de la unidad. 

$$\boxed{\frac{U_n(t)}{U_{n+r}(t)} = \frac{e^{-\zeta \omega t_n}}{e^{-\zeta \omega t_{n+r}}} = e^{\zeta \omega (t_{n+r} - t_n)} = e^{\zeta \omega \cdot \frac{2\pi}{\omega_d} \cdot r}}$$

$$\ln \left[\frac{U_n(t)}{U_{n+r}(t)} \right] = \zeta \cdot \omega \cdot \frac{2\pi}{\omega_d} \cdot r \Rightarrow \boxed{\zeta = \frac{\ln \left(\frac{U_n(t)}{U_{n+r}(t)} \right) \cdot \omega_d}{2\pi \cdot \omega \cdot r}}$$

En una primera aproximación, que hay que comprobar, se supone que ζ es pequeña. Por tanto:

$$\omega_d = \omega \Rightarrow \underline{\underline{\zeta = \frac{\ln \left(\frac{U_n(t)}{U_{n+r}(t)} \right)}{2\pi \cdot r}}}$$

Cuando se trata de determinar el amortiguamiento en una estructura, se le suele dar un desplazamiento sin velocidad inicial, con lo cual las expresiones se simplifican y se obtiene lo que se denomina decrecimiento logarítmico, que es la energía que se pierde en n ciclos.

Para:

$$* U(t) = e^{-\frac{c}{2m}t} \left[\left(\frac{\dot{U}_0}{\omega_d} + \frac{c}{2m} \cdot \frac{U_0}{\omega_d} \right) \cdot \text{sen} \omega_d t + U_0 \cdot \text{cos} \omega_d t \right]$$

Se toma la velocidad inicial nula: $\dot{U}_0 = 0$

$$U(t) = e^{-\frac{c}{2m}t} \left[\frac{c \cdot U_0}{2m \cdot \omega_d} \cdot \text{sen} \omega_d t + U_0 \cdot \text{cos} \omega_d t \right]$$

Decremento logarítmico $\equiv \delta$

$$\delta = \frac{1}{n} \cdot \ln \frac{U_r(t)}{U_{r+n}(t)}$$

$$U(t) = e^{-\frac{c}{2m}t} \cdot p \cdot \text{cos}(\omega_d t - \sigma)$$

$$U(t)_{\text{máx}} = p \cdot e^{-\frac{c}{2m}t} \quad \left\{ \begin{array}{l} U_r(t) = p \cdot e^{-\frac{c}{2m} \cdot t_r} \\ U_{r+n}(t) = p \cdot e^{-\frac{c}{2m} \cdot t_{r+n}} \end{array} \right.$$

$$\frac{U_r(t)}{U_{r+n}(t)} = e^{\frac{c}{2m} \cdot \underbrace{(t_{r+n} - t_r)}_{\substack{\text{tiempo entre} \\ n \text{ ciclos}}}}$$

$$\ln \frac{U_r(t)}{U_{r+n}(t)} = \frac{c}{2m} \cdot (t_{r+n} - t_r) = \frac{c}{2m} \cdot n \cdot \frac{2\pi}{\omega_d}$$

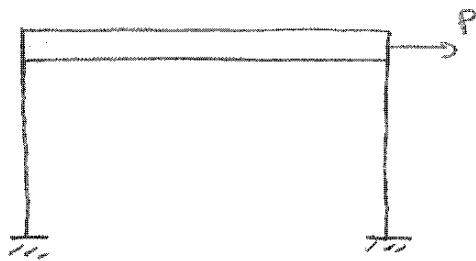
$$\boxed{\delta = \frac{c \cdot 2\pi}{2m \cdot \omega_d} = \frac{\pi \cdot c}{m \cdot \omega_d}}$$

$$\boxed{\delta = \frac{\pi \cdot c}{m \cdot \omega_d} = \frac{\pi \cdot \zeta \cdot c_c}{m \cdot \omega_d} = \frac{\pi \cdot \zeta \cdot 2 \sqrt{km}}{m \cdot \omega_d} = \frac{\pi \cdot \zeta \cdot 2 \sqrt{\frac{k}{m}}}{\omega_d} = \frac{\pi \cdot \zeta \cdot 2\omega}{\omega_d} =$$

$$\frac{\pi \cdot \zeta \cdot 2\omega}{\omega \sqrt{1-\zeta^2}} = \boxed{\frac{2\pi \cdot \zeta}{\sqrt{1-\zeta^2}}}$$

$$\text{Si } \zeta \rightarrow 0, \quad \delta = \frac{2\pi \zeta}{\uparrow}$$

Un edificio de un solo piso se modela según se muestra en la figura, es decir, como una masa concentrada en el forjado superior que se considera infinitamente rígido y soportada por unas pilares con masa despreciable y con deformación debida a axial nula. Para determinar sus propiedades se somete al pórtico a un experimento de vibraciones libres en el cual se desplaza lateralmente el forjado superior mediante un gato hidráulico, de tal manera que para separarlo 5mm de la posición original es necesario aplicar una fuerza de 10000 KP. Una vez en esa posición, se suelta de modo instantáneo y el desplazamiento máximo registrado en el mismo sentido es de 4mm con un período de oscilación de 1'4 segundos. Obtener las propiedades del sistema, masa, amortiguamiento y rigidez.



$$F = K \cdot U ; K = \frac{F}{U}$$

$$K = \frac{10000 \text{ KP} \cdot 9'8 \frac{\text{N}}{\text{KP}}}{5 \cdot 10^{-3} \text{ m}} = \underline{\underline{19600000}}$$

Se supone que el amortiguamiento es pequeño y por tanto:

$$T_d = T = \frac{2\pi}{\omega_d} = \frac{2\pi}{\omega} = \frac{2\pi}{\sqrt{\frac{K}{m}}}$$

$$1'4 = \frac{2\pi}{\sqrt{\frac{19600000}{m}}} \rightarrow m = \underline{\underline{973088'65 \text{ kg}}} = 0'97 \cdot 10^6 \text{ kg}$$

Amortiguamiento crítico:

$$C_c = 2\sqrt{k \cdot m} = 2\sqrt{19600000 \cdot 973088'65} = 8734423'29 \frac{\text{N} \cdot \text{s}}{\text{m}}$$

$$C = \zeta \cdot C_c$$

$$\zeta = \frac{\ln \left| \frac{U_n(t)}{U_{n+6}(t)} \right|}{2\pi \tau} = \frac{\ln \left(\frac{5}{4} \right)}{2\pi \cdot 1} = 0'035 \rightarrow \underline{\underline{3'5\%}}$$

\Rightarrow La suposición de que el amortiguamiento es pequeño es válida.

$$C = 0'035 \cdot 8734423'29 \frac{\text{N} \cdot \text{s}}{\text{m}} = 310197'18 \frac{\text{N} \cdot \text{s}}{\text{m}}$$

Frecuencia amortiguada:

$$\omega = \sqrt{\frac{k}{m}} = 4'49 \text{ [s}^{-1}] \quad \left[= \right] \quad \sqrt{\frac{\frac{\text{N}}{\text{m}}}{\frac{\text{N} \cdot \text{s}^2}{\text{m}}}} = \text{s}^{-1} \Rightarrow \frac{\text{rad}}{\text{s}}$$

$$\omega_d = \omega \sqrt{1 - \zeta^2} = 4'49 \sqrt{1 - 0'035^2} = \underline{\underline{4'48 \frac{\text{rad}}{\text{s}}}}$$

$$? \text{ Frecuencia lineal } \begin{cases} \frac{1}{T} = 0'214 \text{ (natural)} \\ 0'214 \sqrt{1 - 0'035^2} = 0'2138 \text{ (amortiguada)} \end{cases}$$

Amplitud al cabo de 6 ciclos:

$$\frac{U_n(t)}{U_{n+6}(t)} = e^{\zeta \omega \frac{2\pi}{\omega_d} \cdot 6} ; \frac{5}{4} = e^{0'035 \cdot 4'49 \cdot \frac{2\pi}{4'48} \cdot 6}$$

$$\underline{\underline{U_{n+6}(t) = 1'33 \text{ mm}}}$$

Ciclos que tienen que pasar para que quede una amplitud de 1mm:

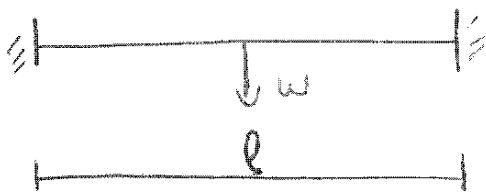
$$\frac{5}{1} = e^{0.035 \cdot 4'48 \cdot \frac{2\pi}{4'48} \cdot r}, \quad r = 7'3 \text{ ciclos} \rightarrow \underline{8 \text{ ciclos}}$$

Ecuación del movimiento

$$u(t) = e^{-\frac{c}{2m}t} \left[\left(\frac{\dot{u}_0}{\omega_d} + \frac{c}{2m} \cdot \frac{u_0}{\omega_d} \right) \cdot \text{sen } \omega_d t + u_0 \cdot \text{cos } \omega_d t \right]$$

$$u(t) = e^{-\frac{310197'8}{2 \cdot 973088'65} \cdot t} \left[\left(\frac{0}{4'48} + \frac{310197'8}{2 \cdot 973088'65} \cdot \frac{5}{4'48} \right) \cdot \text{sen } 4'48t + 5 \text{cos } 4'48t \right]$$

$$u(t) = e^{-0'1594t} \left[0'1779 \text{sen } 4'48t + 5 \text{cos } 4'48t \right]$$



$$EI = 10^6 \text{ kp} \cdot \text{cm}^2 \text{ (Rigidez a flexión)}$$

$$\delta = \frac{W \cdot l^3}{192 EI}$$

$$W = 12'642 \text{ kp}$$

$$l = 120 \text{ cm}$$

$$\zeta = 10\% \text{ (Relación de amortiguamiento)}$$

$$\begin{cases} u(0) = 0'5 \text{ cm (Desplaz. inicial)} \\ \dot{u}(0) = 15 \frac{\text{cm}}{\text{s}} \text{ (Vel. inicial)} \end{cases}$$

TIPO DE SISTEMA

$$\zeta = 0'1 < 1 \rightarrow \text{Sistema subamortiguado}$$

FRECUENCIA NATURAL Y PERIODO

$$\omega = \sqrt{\frac{k}{m}}$$

$$k = \frac{F}{U} = \frac{12'642 \text{ kp} \cdot 9'8 \frac{\text{N}}{\text{kp}}}{0'1138 \text{ cm} \cdot \frac{1 \text{ m}}{100 \text{ cm}}} = 108867'84 \frac{\text{N}}{\text{m}}$$

$$\delta = U = \frac{12'642 \text{ kp} \cdot 120^3 \text{ cm}^3}{192 \cdot 10^6 \frac{\text{kg} \cdot \text{cm}^2}{\text{s}^2}} = 0'1138 \text{ cm}$$

$$\omega = \sqrt{\frac{108867'84 \frac{\text{N}}{\text{m}}}{12'642 \text{ kg}}} = 92'799 \text{ s}^{-1}$$

$$\omega_d = \omega \sqrt{1 - \zeta^2} = 92'799 \sqrt{1 - 0'14^2} = 92'333 \text{ s}^{-1}$$

$$T = \frac{2\pi}{\omega_d} = \frac{2\pi}{92'333} = 0'068 \text{ s}$$

El amortiguamiento:

$$\left\{ \begin{array}{l} \downarrow \omega_d \\ \uparrow T_d \end{array} \right.$$

AMORTIGUAMIENTO

$$C_c = 2\sqrt{k \cdot m} = 2\sqrt{111'4 \cdot 0'0129} = 2'3941$$

$$\xi = \frac{C}{C_c}; \quad C = \xi \cdot C_c = 0'1 \cdot 2'3941 = 0'23941$$

ECUACION DEL MOVIMIENTO

$$u(t) = e^{-\xi \cdot \omega \cdot t} \left[\left(\frac{\dot{u}_0 + \xi \omega \cdot u_0}{\omega_d} \right) \cdot \sin \omega_d \cdot t + u_0 \cdot \cos \omega_d \cdot t \right]$$

$$u(t) = e^{-0'1 \cdot 92'33 \cdot t} \left[\left(\frac{0'15 + 0'1 \cdot 92'33 \cdot 0'5}{92'33} \right) \cdot \sin 92'33 \cdot t + 0'5 \cdot \cos 92'33 \cdot t \right]$$

$$e^{-9'233 \cdot t} \left[0'24 \sin 92'33 \cdot t + 0'5 \cos 92'33 \cdot t \right] = u(t)$$

ÁNGULO DE DESFASE Y MÓDULO

$$u(t) = e^{-\xi \omega t} \cdot p \cdot \cos(\omega_d t - \sigma)$$

$$\sigma = \arctg \frac{\dot{u}_0 + \xi \cdot \omega \cdot \frac{u_0}{\omega_d}}{u_0} = \arctg \frac{15}{92.8} + \frac{0.1 \cdot 92.8 \cdot \frac{0.15}{92.8}}{0.15} = 0.352$$

$$\varphi = \sqrt{\left(\frac{\dot{u}_0}{\omega_d} + \xi \cdot \omega \cdot \frac{u_0}{\omega_d}\right)^2 + u_0^2} = \sqrt{\left(\frac{15}{92.8} + 0.1 \cdot 92.8 \cdot \frac{0.15}{92.8}\right)^2 + 0.15^2} = 0.17$$

DECREMENTO LOGARÍTMICO

$$\delta = \frac{1}{n} \ln \left(\frac{u_r(t)}{u_{r+n}(t)} \right) \quad \text{No hay datos de la gráfica}$$

$$\delta = \frac{2\pi \cdot 3}{\sqrt{4-3^2}} - \frac{2\pi \cdot 0.1}{\sqrt{4-0.04}} = 0.654$$

DESPLAZAMIENTOS

$$u? \rightarrow t = T_d + \frac{\sigma}{\omega_d} = 0.0691 + \frac{0.352}{92.8} = 0.07293$$

$$u(t) = e^{-92.8 \cdot 0.07293} \left[0.28 \cos 92.8 \left(T_d + \frac{\sigma}{\omega_d} \right) + 0.15 \sin 92.8 \left(T_d + \frac{\sigma}{\omega_d} \right) \right]$$

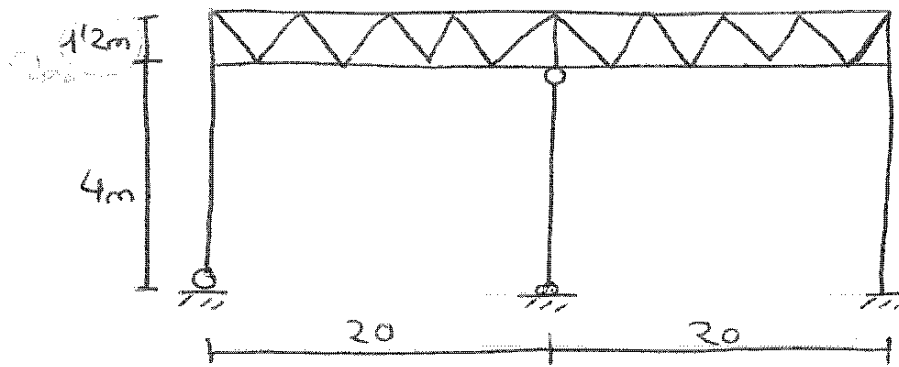
$$u(t) = e^{-92.8 \cdot 0.07293} \left[0.28 \cos 92.8 \cdot 0.07293 + 0.15 \sin 92.8 \cdot 0.07293 \right] = 0.128$$

$$\delta = \frac{1}{n} \ln \left(\frac{u}{u_d} \right) = \frac{1}{1} \ln \left(\frac{0.28}{0.128} \right) = 0.144$$

$$u(t) = e^{-92.8 \cdot 0.07293} \left[0.28 \cos 92.8 \cdot 0.07293 + 0.15 \sin 92.8 \cdot 0.07293 \right] = 0.128$$

$$\delta = \frac{1}{n} \ln \left(\frac{u_r(t)}{u_{r+n}(t)} \right) = \frac{1}{1} \ln \left(\frac{0.28}{0.128} \right) = 0.144$$

1 ciclo

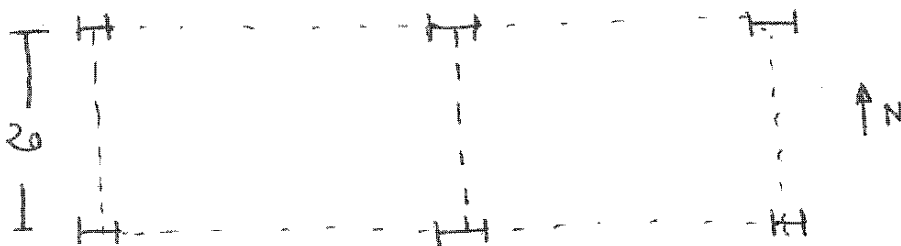


$$I = 7075193 \text{ cm}^4$$

$$120 \text{ kP/m}^2$$

$$I' = \frac{I}{40}$$

El amortiguamiento es 0



El momento de inercia en el eje fuerte de los pilares es $I = 7075193 \text{ cm}^4$. La cubierta metálica es infinitamente rígida y su carga total es de 120 kP/m^2 . Los pilares se consideran indeformables longitudinalmente.

Se pide calcular la frecuencia de la estructura en la dirección este-oeste.

Si colocamos arriostros en los 3 pórticos mediante cables de 1cm de diámetro de acero, determinar el período de vibración en la dirección norte-sur si el momento de inercia de los pilares en el eje débil es 40 veces menor al del eje fuerte.

$$\text{Peso total de la cubierta} = w = 40 \cdot 20 \cdot 120 = 96000 \text{ kP}$$

$$m = \frac{w}{g} = \frac{96000}{9181} = 10455.93 \text{ kg}$$

Rigidez

La de los 2 pilares del centro es nula.

K_2 - La de los 2 pilares empotrados es: $2 \times \frac{12EI}{l^3}$

K_3 - La de los 2 pilares articulados es: $2 \times \frac{3EI}{l^3}$ $\left. \begin{array}{l} \\ \end{array} \right\} \frac{2}{3} \cdot 4$

\Rightarrow Se mueve \longleftrightarrow en E-O y por tanto trabajan en el eje fuerte H-H

$$E = 2110^6 \text{ kg/cm}^2$$

$$K_1 = 0$$

$$K_2 = 2 \cdot \frac{12 \cdot 2100000 \text{ kg/cm}^2 \cdot 7075^3 \text{ cm}^4}{6100^3 \text{ cm}^3} = 5522129 \text{ kg/cm}$$

$$K_3 = 2 \cdot \frac{3 \cdot 2100000 \text{ kg/cm}^2 \cdot 7075^3 \text{ cm}^4}{6100^3 \text{ cm}^3} = 1393107 \text{ kg/cm}$$

$$K_T = K_1 + K_2 + K_3 = 6915236$$

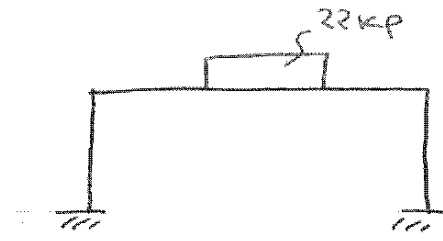
$$w = \sqrt{\frac{16}{\pi}} = \sqrt{\frac{5335 \cdot 136}{9785193 \cdot 10^{-4}}} = 91115^1 \text{ cm} \quad \tau = 0.745 = \frac{211}{w}$$

Rigidez del arriostamiento (en el eje débil). El cable de acero solo trabaja a tracción. Aunque tenga 2 cables solo trabaja uno cada vez.





$$T = 0.15 \text{ s}$$



$$T = 0.175 \text{ s}$$

Calcular la rigidez del pórtico

$$T = \frac{2M}{W}, \quad \omega_1 = \frac{3.14}{0.15} = 12.566 \text{ rad/s}; \quad \omega_1 = \sqrt{\frac{K}{m}}, \quad K = \omega_1^2 \cdot m_1$$

$$\omega_2 = \frac{3.14}{0.175} = 8.377 \text{ rad/s}; \quad K = \omega_2^2 \cdot m_2$$

$$m_2 = m_1 + \frac{22}{9.81}$$

$$\omega_1^2 \cdot m_1 = \omega_2^2 \cdot \left(m_1 + \frac{22}{9.81} \right); \quad 12.566^2 \cdot m_1 = 8.377^2 \cdot \left(m_1 + \frac{22}{9.81} \right)$$

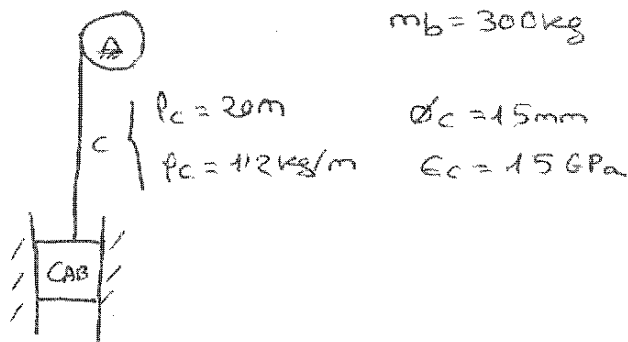
$$m_1 = 1.1794 \text{ kp} \cdot \text{s}^2/\text{m}$$

$$K = 12.566^2 \cdot 1.1794 = 283.25 \text{ kp/m}$$

Un aparato elevador tiene una masa en su cabina de 300 kg. El cable de tracción tiene las siguientes características: una longitud total de 20m, una densidad lineal de 12 kg/m, un diámetro de 15mm y un módulo de elasticidad longitudinal de 156 Pa. El tambor es frenado de forma instantánea y se pide la frecuencia de la cabina para las oscilaciones verticales.

- No considerar la masa del cable (Ley de Hooke)
- Incluyendo la masa del cable, introduciendo las hipótesis oportunas

Si tras cinco oscilaciones la amplitud disminuye un 15%, determine la relación de amortiguamiento.



No masa cable:

$$F = k \cdot u = \frac{EA}{l} \cdot u$$

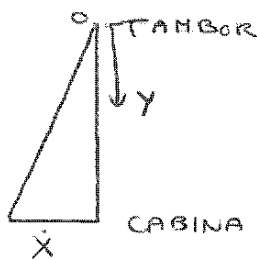
$$F = k \cdot u \quad \left\{ \begin{array}{l} F = k \cdot \frac{F \cdot l}{EA} \\ k = \frac{EA}{l} = \frac{156 \text{ Pa} \cdot \pi \cdot (15 \text{ mm})^2}{20 \text{ m}} \end{array} \right.$$

$$k = 132535194 \text{ N/m} = 132'53 \text{ N/mm}$$

$$\omega = \sqrt{\frac{k}{m}} = \sqrt{\frac{132535194 \text{ N/m}}{300 \text{ kg}}} = 21'02 \text{ rad/s} \rightarrow T = \frac{2\pi}{\omega} = 0'29 \text{ s}$$

- Incluir la masa del cable

HIPÓTESIS: Cuando el tambor para la cabina se sigue moviendo. Cuando la velocidad del tambor es 0, la de la cabina no es 0. La variación es lineal



Densidad lineal cable: $\rho = \frac{m}{l}$; $m = \rho \cdot l$
 varía en el triángulo

$$\left. \begin{array}{l} l_c \Rightarrow \dot{x} \\ y \Rightarrow ? \end{array} \right\} \dot{v} = \frac{\dot{x} \cdot y}{l_c} \quad \text{Vel para una } l_c = y$$

- Energía cinética $\equiv E_c = \frac{1}{2} m \dot{v}^2$

$$m = \rho \cdot y; \quad dm = \rho \cdot dy \quad \left. \vphantom{m} \right\} E_c = \frac{1}{2} \left(\frac{\dot{x} \cdot y}{l_c} \right)^2 \cdot \rho \cdot dy$$

$$E_c = \frac{1}{2} \frac{\dot{x}^2 \cdot \rho}{l_c^2} \int_0^{l_c} y^2 \cdot dy = \frac{1}{2} \frac{\dot{x}^2 \cdot \rho}{l_c^2} \left[\frac{y^3}{3} \right]_0^{l_c} = \frac{1}{2} \frac{\dot{x}^2 \cdot \rho}{l_c^2} \cdot \frac{l_c^3}{3} = \frac{1}{2} \frac{\dot{x} \cdot m \cdot l_c^2}{l_c^2 \cdot l_c \cdot 3}$$

$$E_c = \frac{1}{2} \left(\frac{m}{3} \right) \dot{x}^2$$

$$E_c = \frac{1}{2} m \cdot v^2$$

* Si considero la masa del cable, en las vibraciones de todo el ascensor solo puedo considerar $\frac{1}{3}$ de su masa total (Se tiene que verificar el primer principio de la termodinámica)

$$K = 132182 \text{ N/mm}$$

$$\omega = \sqrt{\frac{K}{m}} = \sqrt{\frac{132182}{30000 + \frac{1}{3} \cdot 40000}} = 20 \text{ rad/s}$$

$$\omega = 20 \text{ rad/s} \Rightarrow \frac{1}{2} \cdot \omega^2 = 200$$

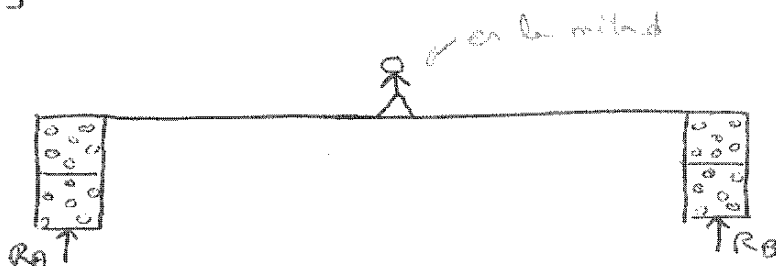
⇒ Salvo que se indique lo contrario, se puede despreciar $\frac{m_{cable}}{3}$.

Un niño de 7kg de masa está situado en el centro de un tablón que flexiona 45mm. Determinar la frecuencia en Hz del sistema.

Flexionando rítmicamente, se mantiene en movimiento al terreno con una frecuencia de 0.8Hz y una amplitud de 40mm. Considerando despreciable el amortiguamiento, determinar la fuerza que se transmite a cada uno de los soportes.

Si el niño salta del tablón, al cabo de 5 oscilaciones la amplitud se divide por 4. Determinar el amortiguamiento.

$$g = 10 \text{ m/s}^2$$



$$F = m \cdot g = 7 \text{ kg} \cdot 10 \text{ m/s}^2 = 70 \text{ N}$$

$$F = k \cdot U ; k = \frac{F}{U} = \frac{70 \text{ N}}{0.045 \text{ m}} = 1555.556 \text{ N/m}$$

$$\omega = \sqrt{\frac{k}{m}} = \sqrt{\frac{1555.556 \text{ N/m}}{7 \text{ kg}}} = 14.87 \text{ rad/s}$$

$$f = \frac{\omega}{2\pi} = \frac{14.87 \text{ rad/s}}{2\pi} = 2.38 \text{ Hz}$$

$$\sum F_V = 0 ; R_A + R_B = F_T = F_{est} + F_{din}$$

$$R_A = R_B$$

↑
simetría

$$R_A = R_B = \frac{1}{2} [F_{est} + F_{din}] = \frac{1}{2} [m \cdot g + kA \cos \omega t]$$

Se supone que el niño se mueve de forma armónica (senoidal o cosenoidal)

La fuerza en los apoyos es máxima cuando $\cos \omega t = 1$

$$R_A = R_B = \frac{1}{2} [mg + K \cdot A] = \frac{1}{2} mg \left[1 + \frac{AK}{mg} \right]$$

$$\frac{AK}{mg}$$

$$\left. \begin{array}{l} \frac{mg}{k} = U_{est} \\ A = U_{din} \end{array} \right\} \frac{AK}{mg} =$$

$$\underline{R_A = R_B} = \frac{1}{2} \cdot 70 \left[1 + \frac{4}{415} \right] = \underline{66.15 \text{ N}}$$

ξ
0.189

→ Con esa flexión las reacciones en los apoyos aumentan casi un 90%. Esto es moderado ya que U_{din} suele ser mucho mayor que U_{est} .

$$\delta = \frac{1}{n} \ln \frac{U_r}{U_{r+n}} = \frac{1}{5} \ln \frac{4}{1} = \underline{0.2772}$$

$$\delta = \frac{2\pi \cdot \xi}{\sqrt{1 - \xi^2}}$$

(Si la relación de amortiguamiento es muy pequeña: $\delta = 2\pi\xi$)

$$\underline{\xi = 0.104}$$

$$\xi = \frac{C}{C_c} = \frac{C}{2\sqrt{km}} \quad ; \quad C = \xi \cdot 2\sqrt{km} = 0.104 \cdot 2\sqrt{1555.56 \cdot 7 \text{ kg}}$$

$$\underline{C = 9.2 \frac{\text{N} \cdot \text{s}}{\text{m}}}$$

Consideraciones energéticas

$$m \ddot{U} + c \dot{U} + k U = 0$$

$$m \ddot{U} \dot{U} + c \dot{U}^2 + k U \dot{U} = 0$$

$$\underbrace{\int_0^T m \ddot{U} \dot{U} dt}_{\text{Energía cinética (Ec)}} + \underbrace{\int_0^T c \dot{U}^2 dt}_{\substack{\downarrow \\ \text{Energía disipada (Ed)}}} + \underbrace{\int_0^T k U \dot{U} dt}_{\text{Energía potencial (Ep)}} = 0$$

$$\boxed{E_c + E_p = -E_d}$$

$$E_d = \int_0^T c \dot{U}^2 dt = \int_0^T c A^2 \omega^2 \cos^2 \omega t dt = \int_0^{\frac{2\pi}{\omega}} c A^2 \omega^2 \cos^2 \omega t dt$$

→ Se supone un desplazamiento senoidal: $U(t) = A \cdot \sin \omega t$

$$\dot{U}(t) = A \omega \cos \omega t$$

$$\underline{E_d} = c A^2 \omega^2 \int_0^{\frac{2\pi}{\omega}} \cos^2 \omega t dt = \frac{\pi}{\omega} c A^2 \omega^2$$

CAPACIDAD ESPECÍFICA DE AMORTIGUAMIENTO

Es la relación entre la energía disipada y la energía total

$$\psi = \frac{E_d}{E_{\text{TOTAL}}}$$

$$E_{\text{TOTAL}} = E_c + E_p = E_{c \text{ máx}} = E_{p \text{ máx}} = \frac{1}{2} m \dot{U}^2 = \frac{1}{2} m A^2 \omega^2$$

\downarrow
 vel máx
 (cd cos ωt = 1)

$$\psi = \frac{\pi c A^2 \omega}{\frac{1}{2} m A^2 \omega^2} = \frac{2\pi c}{m \omega} = \frac{2\pi c_c \cdot \xi}{m \omega \cdot \xi} = \frac{2\pi c_c \cdot \xi}{m \omega} = \frac{2\pi \sqrt{k m} \cdot \xi}{m \omega}$$

$$\boxed{\psi = 4\pi \xi}$$

El amortiguamiento es muy pequeño.

Tema 3 Vibraciones forzadas por excitación de fuerza

Se denominan vibraciones forzadas a aquellos en los que se cumple que las fuerzas (variables con el tiempo), son distintas de cero.

$$f(t) \neq 0$$

La ecuación diferencial es:

$$m \cdot \ddot{u} + c \cdot \dot{u} + k \cdot u = f(t)$$

$\ddot{u} + 2 \zeta \omega_n \cdot \dot{u} + \omega_n^2 \cdot u = \frac{f(t)}{m}$ E.D. de 2º orden no homogénea
cuya solución es la suma de la solución general de la homogénea y una solución particular de la completa

$$u_h(t) = e^{-\zeta \omega_n t} [A \sin \omega_n t + B \cos \omega_n t]$$

$u_p(t)$

↳ Depende de la expresión de las fuerzas externas aplicadas

Para resolver la particular de la completa, se pueden usar los siguientes métodos.

1) Descomponer la fuerza externa como suma de cargas conocidas. Para ello, se pueden utilizar los siguientes métodos:

I) TRANSFORMADA DE LAPLACE (NO)

II) SERIES DE FOURIER PARA CARGAS PERIÓDICAS

III) ~~LAS INTEGRALES~~ ~~Integrales de Cauchy~~ para cargas periódicas

IV) INTEGRAL DE DUHAMEL PARA CUALQUIER TIPO DE CARGA PUESTA COMO SUMA DE IMPULSOS ELEMENTALES

⇒ A y B ya no valen lo mismo que antes porque dependen de la particular de la completa (ya no es homogénea)

Cargas senoidales (o cosenoidales)

$$f(t) = f_0 \cdot \sin \bar{\omega} t$$

frec. de la
fuerza
(no la natural
del sistema)

$$\Rightarrow \bar{\omega} \neq \omega$$

$$U_p(t) = C \cdot \sin \bar{\omega} t + D \cdot \cos \bar{\omega} t \quad (\text{funciones senoidales o cosenoidales})$$

$$\ddot{U} + 2 \cdot \xi \omega \cdot \dot{U} + \omega^2 U = \frac{f(t)}{m}$$

Hay que obtener C y D, y luego A y B.

$$\dot{U}_p(t) = C \bar{\omega} \cos \bar{\omega} t - D \bar{\omega} \sin \bar{\omega} t$$

$$\ddot{U}_p(t) = -C \bar{\omega}^2 \sin \bar{\omega} t - D \bar{\omega}^2 \cos \bar{\omega} t$$

$$-C \bar{\omega}^2 \sin \bar{\omega} t - D \bar{\omega}^2 \cos \bar{\omega} t + 2 \xi \omega (C \bar{\omega} \cos \bar{\omega} t - D \bar{\omega} \sin \bar{\omega} t) + \omega^2 (C \sin \bar{\omega} t + D \cos \bar{\omega} t) = \frac{f(t)}{m}$$

$$\sin \bar{\omega} t (-C \bar{\omega}^2 - 2 \xi \omega D \bar{\omega} + \omega^2 C) + \cos \bar{\omega} t (-D \bar{\omega}^2 + 2 \xi \omega C \bar{\omega} + \omega^2 D) = \frac{f(t)}{m}$$

$$-C \bar{\omega}^2 - 2 \xi \omega D \bar{\omega} + \omega^2 C = \frac{f_0}{m}$$

$$-D \bar{\omega}^2 + 2 \xi \omega C \bar{\omega} + \omega^2 D = 0$$

$$D (\bar{\omega}^2 - \omega^2) = 2 \xi \omega C \bar{\omega} \Rightarrow D = \frac{2 \xi \omega C \bar{\omega}}{\bar{\omega}^2 - \omega^2}$$

$$-C \bar{\omega}^2 - 2 \xi \omega \bar{\omega} \cdot \frac{2 \xi \omega C \bar{\omega}}{\bar{\omega}^2 - \omega^2} + \omega^2 C = \frac{f_0}{m}$$

$$C \left(\omega^2 - \bar{\omega}^2 - \frac{4 \xi^2 \omega^2 \bar{\omega}^2}{\bar{\omega}^2 - \omega^2} \right) = \frac{f_0}{m}$$

$$C \left(\omega^2 \bar{\omega}^2 - \omega^4 - \omega^2 \bar{\omega}^2 + \bar{\omega}^4 - \frac{4 \xi^2 \omega^2 \bar{\omega}^2}{\bar{\omega}^2 - \omega^2} \right) = \frac{f_0}{m}$$

$$\bar{\omega}^2 - \omega^2 = \bar{\omega}^2 - \omega^2$$

$$\omega^2 = \frac{k}{m} \quad ; \quad m = \frac{k}{\omega^2}$$

$$D = \frac{-\frac{f_0}{m} \cdot 2\zeta \omega \bar{\omega}}{[(\omega^2 - \bar{\omega}^2)^2 + 4\zeta^2 \omega^2 \bar{\omega}^2]} = \frac{-\frac{f_0}{k} \cdot 2\zeta \omega^3 \bar{\omega}}{[(\omega^2 - \bar{\omega}^2)^2 + 4\zeta^2 \omega^2 \bar{\omega}^2]} \quad \rightarrow \frac{f_0}{k} \omega^4 \cos \omega t \text{ y } \sin \omega t$$

$$D = \frac{-\frac{f_0}{k} \cdot 2\zeta \frac{\bar{\omega}}{\omega}}{\left(\frac{\omega^2 - \bar{\omega}^2}{\omega^2}\right)^2 + 4\zeta^2 \frac{\bar{\omega}^2}{\omega^2}}$$

$\rightarrow \beta \equiv \text{Relación de frecuencias} = \frac{\bar{\omega}}{\omega}$

$$D = \frac{-\frac{f_0}{k} \cdot 2 \cdot \zeta \cdot \beta}{(1 - \beta^2)^2 + (2\zeta\beta)^2}$$

$$C = \frac{1 - \beta^2}{(1 - \beta^2)^2 + (2\zeta\beta)^2} \cdot \frac{f_0}{k}$$

\Rightarrow Si la fuerza fuese cosenooidal, los coeficientes se intercambian
 \rightarrow Con lo cual, la solución genl de la E.O. es:

$$U(t) = \underbrace{e^{-\zeta \omega t} (A \sin \omega_d t + B \cos \omega_d t)}_{\text{Transitorio}} + \underbrace{\left[\frac{(1 - \beta^2) \cdot \frac{f_0}{k}}{(1 - \beta^2)^2 + (2\zeta\beta)^2} \sin \omega t - \frac{\frac{f_0}{k} \cdot 2\zeta\beta}{(1 - \beta^2)^2 + (2\zeta\beta)^2} \cos \omega t \right]}_{\text{Permanente}}$$

A y B se calculan con las condiciones iniciales siguientes:

$$\begin{cases} U(t=0) = U_0 \\ \dot{U}(t=0) = \dot{U}_0 \end{cases}$$

- Cuanto más crece el tiempo, más pequeño se hace el término transitorio.
- El estado permanente simplemente oscila, no disminuye con el tiempo.

El estado transitorio solo interesa cuando se pide el movimiento para tiempos muy pequeños o en estructuras con un amortiguamiento anormalmente pequeño.

En prácticamente todo el resto de casos, trabajamos con el término permanente.

REPRESENTACIONES

U(t) = T cos



Estacionario

$$U_p(t) = p \cos(\omega t - \phi)$$

$$p = \sqrt{\left(\frac{1 - \beta^2}{(1 - \beta^2)^2 + (2\xi\beta)^2} \right)^2 + \left(\frac{2\xi\beta}{(1 - \beta^2)^2 + (2\xi\beta)^2} \right)^2}$$

La fuerza aplicada y la respuesta del sistema están así siempre desfasadas.

$$p = \frac{f_0}{k} \frac{1}{\sqrt{(1 - \beta^2)^2 + (2\xi\beta)^2}}$$

$$\beta = \frac{\omega}{\omega_n}$$

* Se denomina factor de amplificación dinámica (FAD) a la siguiente relación:

$$\underline{\underline{FAD = \frac{S}{\frac{S_0}{K}} = \frac{U_{din}}{U_{est}}}}$$

Por tanto:

$$* \underline{\underline{FAD \equiv D = \frac{1}{\sqrt{(1-\beta^2)^2 + (2\zeta\beta)^2}}}}$$

$$U(t) = U_h(t) + U_p(t) =$$

$$e^{-\zeta\omega t} (A \sin \omega_d t + B \cos \omega_d t) + \frac{S_0}{K} \frac{1}{\sqrt{(1-\beta^2)^2 + (2\zeta\beta)^2}} \left[(1-\beta^2) \sin \omega t - (2\zeta\beta) \cos \omega t \right]$$

$$U(t=0) = U_0 \rightarrow U(t=0) = U_0 = B + \frac{S_0}{K} \frac{1}{\sqrt{(1-\beta^2)^2 + (2\zeta\beta)^2}} (-2\zeta\beta)$$

$$B = U_0 + \frac{S_0}{K} \frac{2\zeta\beta}{\sqrt{(1-\beta^2)^2 + (2\zeta\beta)^2}}$$

$$\dot{U}(t=0) = \dot{U}_0 \rightarrow \dot{U}(t=0)$$

$$\dot{U} = -\zeta\omega e^{-\zeta\omega t} (A \sin \omega_d t + B \cos \omega_d t) + e^{-\zeta\omega t} (A \omega_d \cos \omega_d t - B \omega_d \sin \omega_d t) + \frac{S_0}{K} \frac{1}{\sqrt{(1-\beta^2)^2 + (2\zeta\beta)^2}} \left[(1-\beta^2)\omega \cos \omega t + 2\zeta\beta\omega \sin \omega t \right]$$

$$\dot{U}(t=0) = \dot{U}_0 = -\zeta\omega \cdot B + A\omega_d + \frac{S_0}{K} \frac{1}{\sqrt{(1-\beta^2)^2 + (2\zeta\beta)^2}} \cdot (1-\beta^2)\omega$$

$$A = \frac{1}{\omega_d} \left[\dot{U}_0 + \zeta\omega B - \frac{S_0}{K} \frac{1}{\sqrt{(1-\beta^2)^2 + (2\zeta\beta)^2}} (1-\beta^2)\omega \right]$$

$$p = \frac{1}{\omega_d} \left[\dot{U}_0 + \zeta\omega U_0 + \zeta\omega \frac{S_0}{K} \frac{2\zeta\beta}{\sqrt{(1-\beta^2)^2 + (2\zeta\beta)^2}} - \frac{S_0}{K} \frac{(1-\beta^2)\omega}{\sqrt{(1-\beta^2)^2 + (2\zeta\beta)^2}} \right]$$

$$FAD \rightarrow D = \frac{1}{\sqrt{(1-\beta^2)^2 + (2\xi\beta)^2}} = \frac{S}{\frac{F_0}{K}} = \frac{U_{din}}{U_{est}}$$

$$\beta = \frac{\omega}{\omega_n}$$

$$\omega = \sqrt{\frac{K}{m}}$$

• β es muy grande: la frecuencia de la fuerza es mucho mayor que la natural del sistema. La rigidez del sistema es pequeña. En este caso el factor de amplificación dinámica tiende a cero. Si esto ocurre, la respuesta del sistema está controlada por la masa. La frecuencia de excitación es tan alta que el sistema no puede seguirla y se queda prácticamente sin movimiento.

El ángulo de desfase (σ) se aproxima a los 180° .

• β es muy pequeña: la frecuencia de la fuerza es muy pequeña o la frecuencia natural del sistema es muy grande. La rigidez del sistema es grande.

$$\sigma \approx 0$$

El ángulo de desfase (σ) es muy pequeño.

La fuerza se utiliza para vencer la rigidez

• β es la unidad: Ambas frecuencias son iguales

$$D = \frac{1}{2\xi}$$

La fuerza se utiliza para vencer el amortiguamiento

3.1 muy grande
3.2 muy pequeña

El ángulo de desfase es aproximadamente 90° .

$$U(t) = U_h(t) + U_p(t)$$

Se representa el desplazamiento en función de la relación de frecuencias (β)

- $\beta > 1 \rightarrow$ Muy grande
 - $\beta < 1 \rightarrow$ Muy pequeña
 - $\beta = 1 \rightarrow$ Desplazamiento máximo con independencia del amortiguamiento
- $\rightarrow \xi = 0 \rightarrow$ Desplazamiento infinito (No ocurre pero sí se aproxima)

$$\xi \rightarrow 0$$

$$0 \Rightarrow \infty$$

El amortiguamiento disminuye los desplazamientos, sea cual sea la relación de frecuencias (β)

Tanto el desplazamiento como el ángulo de fase, dependen exclusivamente de la relación de frecuencias y del amortiguamiento.

Determinar la relación de frecuencias en función del amortiguamiento para que el desplazamiento sea máximo.

$$\dot{D} = 0$$

$$\frac{d[(1 - \beta^2)^{-2} + 4\xi^2\beta^2]}{d\beta} = 2(1 - \beta^2)^{-3}(-2\beta) + 2(2\xi^2)\beta = -4\beta + 4\beta^3 + 4\xi^2$$

$$-1 + \beta^2 + 2\xi^2 = 0 \quad \beta = \sqrt{1 - 2\xi^2}$$

$$\beta = \frac{1}{2} = 2\%$$

$$\text{Máximo } D = \frac{1}{\sqrt{(1 - 4\beta^2)^2 + (2\beta\sqrt{1 - 2\beta^2})^2}} = \frac{1}{\sqrt{4\beta^4 + 4\beta^2(1 - 2\beta^2)}}$$

$$\frac{1}{\sqrt{4\beta^4 + 4\beta^2 - 8\beta^4}} = \frac{1}{\sqrt{4\beta^2 - 4\beta^4}} = \frac{1}{2\beta\sqrt{1 - \beta^2}}$$

→ No confundir pequeño con cero.

¿Cuánto aumenta el desplazamiento dinámico respecto al estático en un sistema cuya relación de amortiguamiento vale el 2%?

$$\beta = 0.02$$

$$D = \frac{1}{2 \cdot 0.02 \sqrt{1 - 0.02^2}} \quad \beta \rightarrow \text{No aparece en la tabla } (\beta = 0.02)$$

⇒ En simbología, $D = Q$ denominado factor de calidad

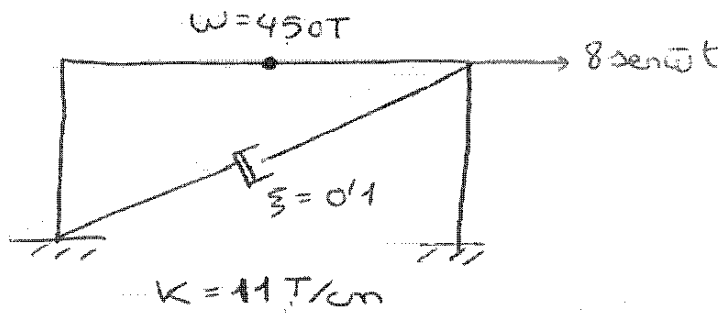
$$D = \frac{1}{2\beta} = Q$$

En función de la capacidad específica de amortiguamiento:

$$D = \frac{1}{2\beta} = \frac{1}{\frac{\psi}{2\pi}} = \frac{2\pi}{\psi}$$

$$\psi = 4\pi\beta$$

Determinar el desplazamiento del sistema de la figura para un tiempo $t = 1/2$ s, considerando el estado transitorio y el permanente para unas condiciones iniciales nulas.



Frecuencia natural

$$\omega = \sqrt{\frac{k}{m}} = \sqrt{\frac{11 \text{ T/cm}}{450 \text{ T} \cdot 10^{-3} \text{ m}}} = 4.94 \text{ rad/s}$$

$$f = \frac{2\pi}{\omega} = \frac{2\pi}{4.94} = 1.27 \text{ Hz}$$

Frecuencia amortiguada

$$\omega_d = \omega \sqrt{1 - \xi^2} = 4.94 \sqrt{1 - 0.1^2} = 4.91$$

$$f_d = \frac{2\pi}{\omega_d} = 1.28 \text{ Hz}$$

Ecuación

$$u(t) = e^{-\xi \omega t} [A \sin \omega_d t + B \cos \omega_d t] + \frac{F/k}{(1-\beta^2)^2 + (2\beta\xi)^2} [C \sin \omega t + D \cos \omega t]$$

$$A = \frac{1}{\omega_d} \left[\dot{u}_0 + \xi \omega \dot{u}_0 + \frac{\xi \omega F_0 \sin \omega t_0}{k(1-\beta^2)^2 + (2\beta\xi)^2} - \frac{F_0(1-\beta^2)\cos \omega t_0}{k(1-\beta^2)^2 + (2\beta\xi)^2} \right]$$

A, B, C y D dependen de ω

Cuando la posición de la fuerza coincide con la

$$\underline{\omega = \bar{\omega} = 4194 \text{ rad/s}} \rightarrow \beta = \frac{\bar{\omega}}{\omega} = 1$$

$$C = \frac{f_0/k}{(1-\beta^2)^2 + (2\zeta\beta)^2} \cdot (1-\beta^2) = 0$$

$$D = \frac{f_0/k}{(1-\beta^2)^2 + (2\zeta\beta)^2} (-2\zeta\beta) = \frac{8/1100}{(2 \cdot 0.1 \cdot 1)^2} \cdot (-2 \cdot 0.1 \cdot 1) = -3.63 \cdot 10^{-2}$$

$$A = \frac{1}{\omega \Delta} \left[\dot{u}_0 + \zeta \omega \dot{u}_0 + \frac{\bar{\omega} \omega_0 \zeta \beta}{k(1-\beta^2)^2 + (2\zeta\beta)^2} - \frac{f_0(1-\beta^2)\bar{\omega}}{k(1-\beta^2)^2 + (2\zeta\beta)^2} \right]$$

$$A = \frac{1}{4194} \left[\frac{0.1 \cdot 4194 \cdot 8 \cdot 2 \cdot 0.1 \cdot 1}{11 \cdot 100 \text{ N}} - \frac{8 \cdot (1-1^2) \cdot 4194}{1100 \cdot (2 \cdot 0.1 \cdot 1)^2} \right]$$

$$A = 3.63 \cdot 10^{-3} \text{ m}$$

$$B = \frac{1}{\omega} \left[\frac{f_0 \zeta \beta}{(1-\beta^2)^2 + (2\zeta\beta)^2} - \frac{\bar{\omega} \zeta \beta}{1100 \cdot (2 \cdot 0.1 \cdot 1)^2} \right] = 0.036 \text{ m}$$

$$u(t) = e^{-0.4194t} \left[0.00363 \sin(4194t) + 0.036 \cos(4194t) \right] - 0.036 \cos(4194t)$$

¿Cuánto vale el régimen transitorio para $t = 1/2s$? ¿Cuánto dura el periodo transitorio?

$$\text{Termina cuando: } e^{-\zeta \omega t} [A \sin \omega_d t + B \cos \omega_d t] = 0$$

$$e^{-0.4194t} [0.00363 \sin(4194t) + 0.036 \cos(4194t)] = 0$$

$$0.00363 \sin(4194t) + 0.036 = 0$$

$$\sin \theta = -\frac{0.036}{0.00363} = -9.917$$

¿hallamos θ ? ¿para $t = 1/2s$? $t = 0.5s$:

¿cuánto dura?

$$t = 1/25$$

$$U(1/25) = -0.036 \cos(4194 \cdot t) = -0.034 \text{ m}$$

el desplazamiento en el instante
dado

$$v_{est} = \frac{1}{25} \cdot \frac{8}{11} = 0.029 \text{ cm}$$

$$v_{est} = \frac{2.012}{0.025} = 80.48 \text{ cm/s}$$

Tabla:

$$\xi = 0.1 \rightarrow \zeta = 0.125 \quad \left\{ \begin{array}{l} F.A = 4 \\ \beta = 1 \end{array} \right.$$

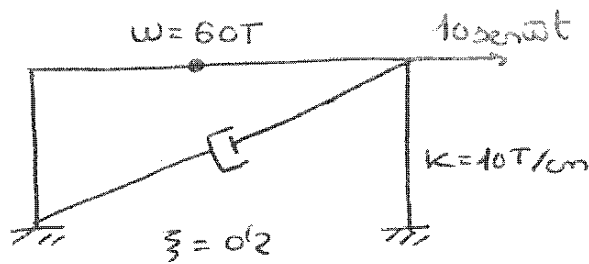
Determinar la relación de frecuencias para que el desplazamiento sea máximo y dicho desplazamiento.

$$\beta = \frac{\bar{\omega}}{\omega} = \sqrt{1 - 2\xi^2} = \sqrt{1 - 2 \cdot 0.1^2} = 0.9899$$

$$\bar{\omega} = \omega \sqrt{1 - 2\xi^2} = 4194 \frac{\text{rad}}{\text{s}} \cdot 0.9899 = 4189 \frac{\text{rad}}{\text{s}}$$

$$D_{\text{máx}} = \frac{1}{2\xi\sqrt{1-\xi^2}} = \frac{1}{2 \cdot 0.1 \sqrt{1-0.1^2}} = 5.025$$

$$U_{\text{máx}} = U_{\text{din}} = FAD \cdot U_{\text{est}} = 5.025 \cdot \frac{8}{11} = 3.65 \text{ cm}$$



$$\bar{\omega} = 0.5 \omega$$

Sabiendo que la fuerza senoidal actúa durante 20s y que su frecuencia es la mitad de la frecuencia natural, determine el desplazamiento máximo. Condiciones iniciales nulas: $U_0 = 0$ y $\dot{U}_0 = 0$

$$\bar{\omega} = \frac{\omega}{2}$$

$$\beta = \frac{\bar{\omega}}{\omega} = \frac{1}{2} = 0.5$$

$$\omega = \sqrt{\frac{k}{m}} = \sqrt{\frac{10 \frac{T}{cm} \cdot 100 \frac{cm}{m}}{60T}} = 12.9 \frac{rad}{s} ; \bar{\omega} = 6.45 \frac{rad}{s}$$

$$\omega_d = \omega \sqrt{1 - \xi^2} = 12.9 \sqrt{1 - 0.2^2} = 12.55 \frac{rad}{s}$$

$$U(t) = e^{-\xi \omega t} (A \cos \omega_d t + B \sin \omega_d t) + (C \cos \bar{\omega} t + D \sin \bar{\omega} t)$$

$$U(t) = e^{-\xi \omega t} (A \cos \omega_d t + B \sin \omega_d t) + \frac{F_0/k}{(1 - \beta^2) + (2 \xi \beta)^2} [(1 - \beta^2) \cos \bar{\omega} t + 2 \xi \beta \sin \bar{\omega} t]$$

$$A = \frac{1}{\omega_d} \left[\xi \omega_d U_0 + \frac{F_0}{k} \frac{1}{(1 - \beta^2) + (2 \xi \beta)^2} (2 \xi \beta \bar{\omega} - (1 - \beta^2) \bar{\omega}) \right]$$

$$= \frac{1}{12.55} \cdot \frac{10 T}{60 \frac{T}{cm}} \cdot \frac{1}{(1 - 0.5^2)^2 + (2 \cdot 0.2 \cdot 0.5)^2} [2 \cdot 0.2 \cdot 0.5 \cdot 12.9 - (1 - 0.5^2) \cdot 6.45]$$

$$= -0.0410 \text{ cm}$$

$$B = U_0 + \frac{F_0}{k} \frac{2 \xi \beta}{(1 - \beta^2) + (2 \xi \beta)^2} = 0 + \frac{10}{60} \cdot \frac{2 \cdot 0.2 \cdot 0.5}{(1 - 0.5^2)^2 + (2 \cdot 0.2 \cdot 0.5)^2} = 0.1330 \text{ cm}$$

$$C = \frac{F_0/k}{(1 - \beta^2) + (2 \xi \beta)^2} (1 - \beta^2) = \frac{10/60}{(1 - 0.5^2) + (2 \cdot 0.2 \cdot 0.5)^2} (1 - 0.5^2) = 1.21 \text{ cm}$$

$$D = \frac{F_0/k}{(1 - \beta^2) + (2 \xi \beta)^2} (2 \xi \beta) = 0 = 0 \text{ cm}$$

$$U = e^{-0.2 \cdot 12.5 \cdot t} \left[-0.164 \sin(12.5 \cdot t) + 0.133 \cos(12.5 \cdot t) \right] + 1.211 \sin(6.45 \cdot t) + 0.133 \cos(6.45 \cdot t)$$

$$U_{da} = FAD \cdot U_{est} = \frac{1}{\sqrt{1 + 2 \cdot \zeta^2 \cdot \left(\frac{\omega}{\omega_n}\right)^2}} \cdot \frac{F_0}{k} = \frac{1}{\sqrt{1 + 2 \cdot 0.1^2 \cdot \left(\frac{10}{12.5}\right)^2}} \cdot \frac{10}{100}$$

Hay 2 tipos de vibraciones

- Los 20 primeros segundos: Vibración forzada
- A partir de los 20 segundos: Vibración libre (Cuando desaparece la fuerza de $10 \sin \omega t$)

→ El comienzo de la vibración libre coincide con el final de la vibración forzada. Es decir, las condiciones iniciales de la vibración libre son las condiciones finales de la vibración forzada.

$$U_0 = U(t=20s)$$

Desplazamiento y velocidad para $t=20s$.

$$U_0 = U(t=20s) = e^{-0.2 \cdot 12.5 \cdot 20} \left[-0.164 \sin(12.5 \cdot 20) + 0.133 \cos(12.5 \cdot 20) \right] + 1.211 \sin(6.45 \cdot 20) + 0.133 \cos(6.45 \cdot 20) = 0.089 \text{ cm}$$

$$\dot{U} = -2.5 \cdot e^{-2.5 \cdot t} \left[-0.164 \sin(12.5 \cdot t) + 0.133 \cos(12.5 \cdot t) \right] + e^{-2.5 \cdot t} \left[-0.164 \cdot 12.5 \cdot \cos(12.5 \cdot t) - 0.133 \cdot 12.5 \cdot \sin(12.5 \cdot t) \right] + 1.211 \cdot 6.45 \cdot \cos(6.45 \cdot t) - 0.133 \cdot 6.45 \cdot \sin(6.45 \cdot t)$$

Velocity vector \vec{v} is perpendicular to acceleration \vec{a} ?

$$\vec{v} \cdot \vec{a} = 0$$

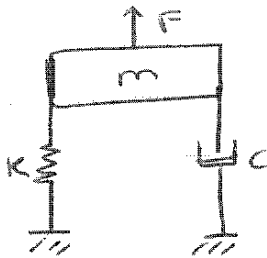
$$\vec{v} = \frac{d\vec{r}}{dt} \quad \vec{a} = \frac{d\vec{v}}{dt}$$

Velocity vector \vec{v} is perpendicular to acceleration \vec{a} ?

Velocity vector \vec{v} is perpendicular to acceleration \vec{a} ?

Yes

Un muelle y un amortiguador con una masa, están excitados por una fuerza senoidal. En resonancia se mide una amplitud de 0'58cm y al 80% de la frecuencia de la resonancia la amplitud medida es de 0'46cm. Determina el factor de amortiguamiento.



$$U_{din} = \frac{1}{\sqrt{(1-\beta^2)^2 + (2\zeta\beta)^2}} \cdot U_{est} \quad \downarrow \frac{f_0}{k}$$

$$\begin{aligned} \beta=1 &\rightarrow U_{din}=0'58 \cdot 1 \\ \beta=0'8 &\rightarrow U_{din}=0'46 \cdot 1 \end{aligned}$$

$\beta=1$ (Resonancia $\rightarrow \omega = \bar{\omega}$)

$$U_{din} = 0'58 \cdot 10^{-2} = \frac{1}{2\zeta} \cdot \frac{f_0}{k}$$

$\beta=0'8$

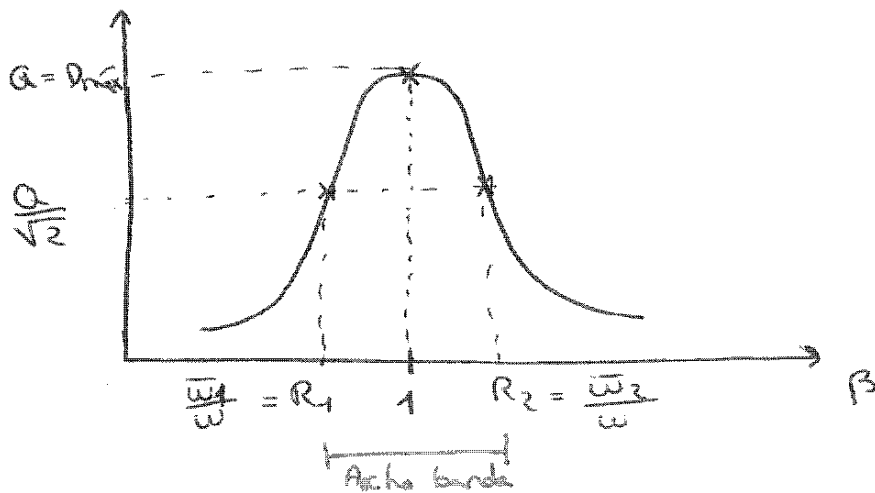
$$U_{din} = 0'46 \cdot 10^{-2} = \frac{1}{\sqrt{(1-0'8^2)^2 + (2\zeta \cdot 0'8)^2}} \cdot \frac{f_0}{k}$$

$$\frac{0'58 \cdot 10^{-2}}{0'46 \cdot 10^{-2}} = \frac{\frac{1}{2\zeta}}{\frac{1}{\sqrt{(1-0'8^2)^2 + (2\zeta \cdot 0'8)^2}}} \Rightarrow \boxed{\zeta = 0'18}$$

$$D_{max} = \frac{1}{2\zeta} = Q$$

$$\frac{Q}{\sqrt{2}} = \text{Punto de senipotencia}$$

Acho de banda = Diferencia de frecuencias asociadas a un mismo desplazamiento



$$\frac{Q}{\sqrt{2}} = \frac{1}{2\sqrt{2}\xi} = \frac{1}{\sqrt{1-\beta^2 + (2\xi\beta)^2}}$$

$$8\xi^2 = (1-\beta^2)^2 + (2\xi\beta)^2 = 1 + \beta^4 - 2\beta^2 + 4\xi^2\beta^2$$

$$\beta^4 + \beta^2(-2 + 4\xi^2) + (1 - 8\xi^2) = 0$$

$$\beta^2 = \frac{(2 - 4\xi^2) \pm \sqrt{(2 - 4\xi^2)^2 - 4(1 - 8\xi^2)}}{2} =$$

$$\beta^2 = 1 - 2\xi^2 \pm \sqrt{\frac{4 + 16\xi^4 - 16\xi^2 - 4 + 32\xi^2}{4}} =$$

$$\underline{\underline{\beta^2 = (1 - 2\xi^2) \pm \sqrt{4\xi^4 + 4\xi^2} = (1 - 2\xi^2) \pm 2\xi\sqrt{1 + \xi^2}}}$$

→ la figura sigue esta expresión

$$\left\{ \begin{array}{l} R_1^2 = (1 - 2\xi^2) - 2\xi\sqrt{1 + \xi^2} \\ R_2^2 = (1 - 2\xi^2) + 2\xi\sqrt{1 + \xi^2} \end{array} \right.$$

$$R_2^2 - R_1^2 = 4\xi\sqrt{1 + \xi^2}$$

$$\left(\frac{\omega_2}{\omega}\right)^2 - \left(\frac{\omega_1}{\omega}\right)^2 = \frac{(\omega_2^2 - \omega_1^2)}{\omega^2} = 4\xi\sqrt{1 + \xi^2}$$

$$4\xi\sqrt{1+\xi^2} = \frac{(\bar{\omega}_2 + \bar{\omega}_1)(\bar{\omega}_2 - \bar{\omega}_1)}{\left(\frac{\bar{\omega}_1 + \bar{\omega}_2}{2}\right)^2} = 4 \cdot \frac{\bar{\omega}_2 - \bar{\omega}_1}{\bar{\omega}_2 + \bar{\omega}_1}$$

$$\xi\sqrt{1+\xi^2} = \frac{\bar{\omega}_2 - \bar{\omega}_1}{\bar{\omega}_2 + \bar{\omega}_1}$$

$$\xi \downarrow \Rightarrow \boxed{\xi = \frac{\bar{\omega}_2 - \bar{\omega}_1}{\bar{\omega}_2 + \bar{\omega}_1}}$$

Es una forma de determinar el amortiguamiento de una estructura.

$$\bar{\omega}_2 - \bar{\omega}_1 = (\bar{\omega}_2 + \bar{\omega}_1)\xi\sqrt{1+\xi^2}$$

Ancho de banda

- Ancho de banda: Es donde se concentra la mayor parte de la potencia de la señal

$$\text{En resonancia} \Rightarrow \omega = \bar{\omega} = \frac{\bar{\omega}_1 + \bar{\omega}_2}{2}$$

$$\boxed{\bar{\omega}_2 - \bar{\omega}_1 = 2\bar{\omega}\xi\sqrt{1+\xi^2} = 2\omega\xi\sqrt{1+\xi^2}}$$

Para un sistema de un grado de libertad y sometido a una carga senoidal de amplitud constante y frecuencia variable, se ha medido un desplazamiento máximo de 1'6 cm y las frecuencias correspondientes a una amplitud de 0'85 cm fueron 10'9 y 13 Hz. Determinez la frecuencia natural del sistema y el índice de amortiguamiento. También el desplazamiento estático y la amplificación dinámica.



(U es proporcional a Q)

$$\frac{1/6}{0.85} = 188 \neq \sqrt{2} \rightarrow \text{No corresponde a la semipérdida.}$$

$$\left. \begin{aligned} A &= 1/6 \\ \frac{A}{n} &= 0.85 \end{aligned} \right\}$$

$$D_{\max} = \frac{1}{2\xi} = A$$

$$D = \frac{1}{\sqrt{(1-\beta^2)^2 + (2\xi\beta)^2}}$$

$$\frac{A}{n} = \frac{1}{2\xi n} = \frac{1}{\sqrt{(1-\beta^2)^2 + (2\xi\beta)^2}}$$

$$4\xi^2 n^2 = (1-\beta^2)^2 + (2\xi\beta)^2 = 1 + \beta^4 - 2\beta^2 + 4\xi^2 \beta^2$$

$$\beta^4 + \beta^2(4\xi^2 - 2) + (1 - 4n^2\xi^2) = 0$$

$$\beta^2 = \frac{(2 - 4\xi^2) \pm \sqrt{(4\xi^2 - 2)^2 - 4(1 - 4n^2\xi^2)}}{2}$$

$$\beta^2 = (1 - 2\xi^2) \pm \sqrt{16\xi^4 + 4 - 16\xi^2 - 4 + 16n^2\xi^2}$$

$$\beta^2 = (1 - 2\xi^2) \pm \sqrt{4\xi^4 - 4\xi^2 + 4n^2\xi^2}$$

$$\beta^2 = (1 - 2\xi^2) \pm \sqrt{4\xi^4 + 4\xi^2(n^2 - 1)}$$

$$\beta^2 = (1 - 2\xi^2) \pm 2\xi\sqrt{\xi^2 + n^2 - 1}$$

$$\left. \begin{aligned} R_1^2 &= (1 - 2\xi^2) - 2\xi\sqrt{\xi^2 + n^2 - 1} \\ R_2^2 &= (1 - 2\xi^2) + 2\xi\sqrt{\xi^2 + n^2 - 1} \end{aligned} \right\} R_2^2 - R_1^2 = 4\xi\sqrt{\xi^2 + n^2 - 1}$$

$$\left(\frac{\bar{\omega}_2}{\bar{\omega}}\right)^2 - \left(\frac{\bar{\omega}_1}{\bar{\omega}}\right)^2 = \frac{(\bar{\omega}_2^2 - \bar{\omega}_1^2)}{\bar{\omega}^2} = 4\xi\sqrt{\xi^2 + n^2 - 1}$$

$$\bar{\omega} = \frac{\bar{\omega}_1 + \bar{\omega}_2}{2}$$

$$\frac{1}{3} \sqrt{(n^2 - 1) + \beta^2} = \frac{(\bar{\omega}_2 - \bar{\omega}_1) / (\bar{\omega}_2 + \bar{\omega}_1)}{\sqrt{\frac{\omega_1 + \omega_2}{\omega_1 + \omega_2}}} = \frac{4(\bar{\omega}_2 - \bar{\omega}_1)}{\omega_1 + \omega_2}$$

$$\frac{1}{3} \sqrt{(n^2 - 1) + \beta^2} = \frac{\bar{\omega}_2 - \bar{\omega}_1}{\bar{\omega}_1 + \bar{\omega}_2}$$

$$\beta \downarrow \Rightarrow \boxed{\beta = \frac{\bar{\omega}_2 - \bar{\omega}_1}{\bar{\omega}_2 + \bar{\omega}_1} \cdot \frac{1}{\sqrt{n^2 - 1}}}$$

$$D_{\text{mes}} = \frac{1}{25 \sqrt{1 - \beta^2}} \cdot \frac{U_{\text{mes}}}{U_{\text{est}}} \Rightarrow U_{\text{est}} = U_{\text{mes}} \cdot 25 \sqrt{1 - \beta^2}$$

$$n = \frac{U_{\text{mes}}}{U} = \frac{116}{0,95} = 122$$

$$\beta = \frac{13 \cdot 10^3}{10 \cdot 10^3} \cdot \frac{1}{\sqrt{159^2 - 1}} = \text{et } \cos \alpha = \frac{1}{\beta} = 0,157$$

$$U_{\text{est}} = U_{\text{mes}} \cdot 25 \sqrt{1 - \beta^2} = 17,2 \text{ (avec } \beta = 0,157)$$

$$\Gamma_{A.D} = \frac{116}{0,95} = 122$$

$$\omega = \bar{\omega} = \frac{\bar{\omega}_1 + \bar{\omega}_2}{2} = \frac{13 + 10^3}{2} = 11,95 \cdot 10^2$$

Deducir la ecuación del movimiento cuando la fuerza aplicada es constante. Las condiciones iniciales son nulas.

$$m \cdot \ddot{U} + c \cdot \dot{U} + k \cdot U = f_0$$

$$\ddot{U} + 2\zeta \omega \dot{U} + \omega^2 U = \frac{f_0}{m}$$

$$U_p(t) = \frac{f_0}{k}$$

$$U(t) = e^{-\zeta \omega t} (A \sin \omega_d t + B \cos \omega_d t) + \frac{f_0}{k}$$

$$\begin{cases} U(t=0) = U_0 \\ \dot{U}(t=0) = \dot{U}_0 \end{cases}$$

$$\dot{U}(t) = -\zeta \omega e^{-\zeta \omega t} (A \sin \omega_d t + B \cos \omega_d t) + e^{-\zeta \omega t} (A \omega_d \cos \omega_d t - B \omega_d \sin \omega_d t)$$

$$U_0 = B + \frac{f_0}{k} ; B = U_0 - \frac{f_0}{k}$$

$$\dot{U}_0 = -\zeta \omega B + A \omega_d ; A = \frac{\dot{U}_0 + \zeta \omega U_0 - \zeta \omega \frac{f_0}{k}}{\omega_d} = \frac{\dot{U}_0 + \zeta \omega (U_0 - \frac{f_0}{k})}{\omega_d}$$

Sustituyendo:

$$\Rightarrow U(t) = e^{-\zeta \omega t} \left[\left(\frac{\dot{U}_0 + \zeta \omega (U_0 - \frac{f_0}{k})}{\omega_d} \right) \sin \omega_d t + (U_0 - \frac{f_0}{k}) \cos \omega_d t \right] + \frac{f_0}{k}$$

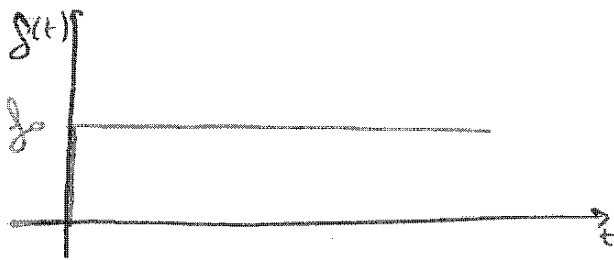
Si el amortiguamiento es nulo $\Rightarrow \zeta = 0$

$$\omega_d = \omega \sqrt{1 - \zeta^2} = \omega$$

$$U(t) = \frac{\dot{U}_0}{\omega} \sin \omega t + (U_0 - \frac{f_0}{k}) \cos \omega t + \frac{f_0}{k}$$

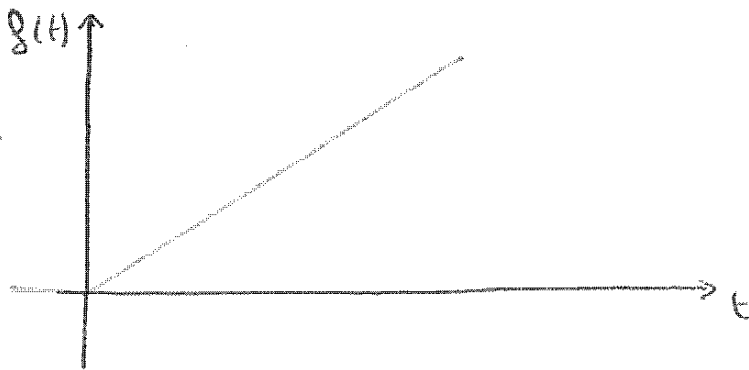
Funciones tipo libre

FUNCIÓN ESCALÓN



$$\left. \begin{array}{l} f(t) = 0; t < 0 \\ f(t) = f_0; t \geq 0 \end{array} \right\} U_p(t) = \frac{f_0}{K}$$

FUNCIÓN RAMPA



$$\left. \begin{array}{l} f(t) = 0; t < 0 \\ f(t) = D \cdot t; t \geq 0 \end{array} \right\} U_p(t) = \frac{D}{K} \cdot t - \frac{Cf}{K}$$

C = Amortiguamiento

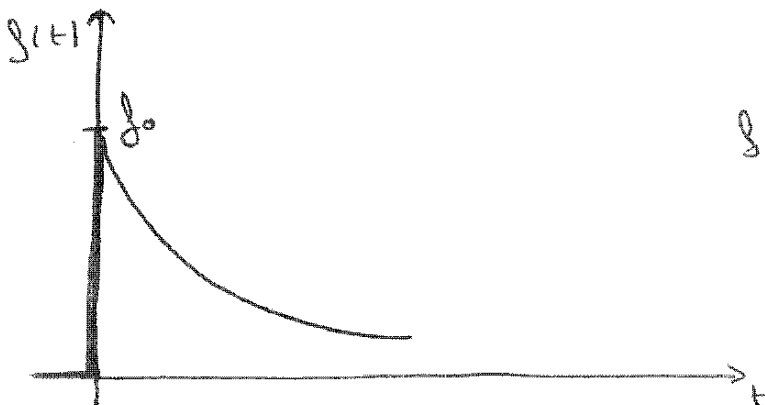
K = Rigidez

D = Pendenza

⇒ la función rampa es la integral de la función escalón.

⇒ la función escalón es la derivada de la función rampa.

FUNCIÓN EXPONENCIAL DECRECIENTE



$$\left. \begin{array}{l} f(t) = 0; t < 0 \\ f_0 \cdot e^{-at}; t \geq 0 \end{array} \right\}$$

$$U_p(t) = \frac{f_0}{m \cdot a^2 - c \cdot a + K} \cdot e^{-at}$$

m = masa

Forma compleja

Es la forma de tratar de modo conjunto tanto funciones senoidales como cosenoidales

Parte real: Cosenoidal
Parte imaginaria: Senoidal

$$m \cdot \ddot{u} + c \cdot \dot{u} + k \cdot u = F_0 \cdot e^{i\omega t}$$

$$\begin{cases} u_p(t) = U \cdot e^{i\omega t} \\ \dot{u}_p(t) = i \cdot \omega \cdot U \cdot e^{i\omega t} \\ \ddot{u}_p(t) = -1 \cdot \omega^2 \cdot U \cdot e^{i\omega t} \end{cases}$$

$$-m \cdot \omega^2 \cdot U \cdot e^{i\omega t} + c \cdot i \cdot \omega \cdot U \cdot e^{i\omega t} + k \cdot U \cdot e^{i\omega t} = F_0 \cdot e^{i\omega t}$$

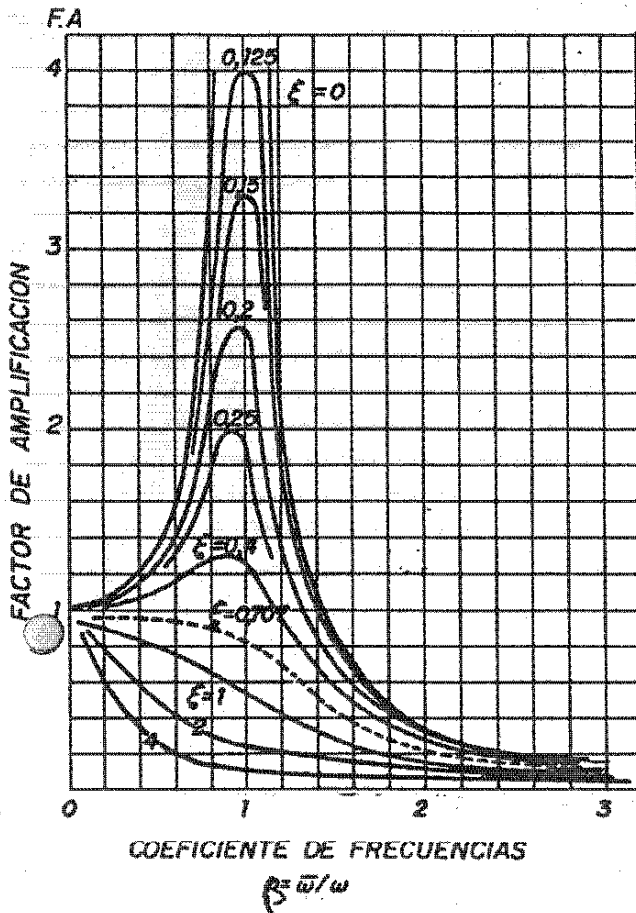
$$U(-m\omega^2 + ci\omega + k) = F_0$$

$$U = \frac{F_0}{-m\omega^2 + ci\omega + k} \rightarrow \text{Amplitud}$$

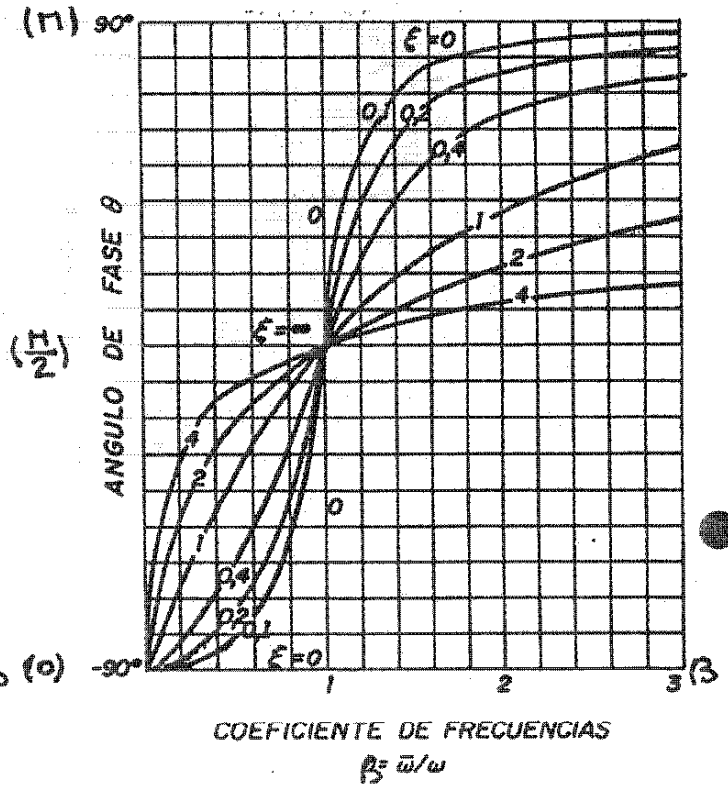
$$U = \frac{F_0}{\boxed{(-m\omega^2 + k) + i \cdot c\omega}} \quad \text{Impedancia mecánica}$$

$$\frac{\tilde{U}}{U} = \frac{F_0 [(-m\omega^2 + k) - i \cdot c\omega]}{(-m\omega^2 + k)^2 + (c\omega)^2} = F_0 \left[\frac{k - m\omega^2}{(k - m\omega^2)^2 + (c\omega)^2} - i \cdot \frac{c\omega}{(k - m\omega^2)^2 + (c\omega)^2} \right]$$

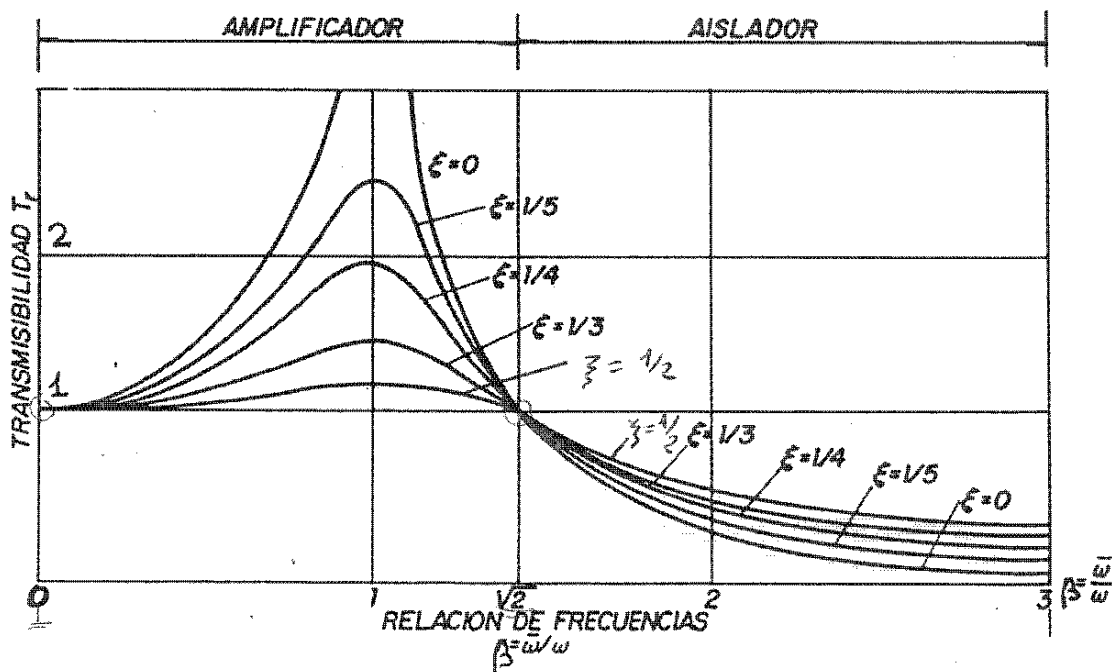
$$\text{Desfase} \equiv \phi = \arctg \frac{2\beta}{1 - \beta^2}$$



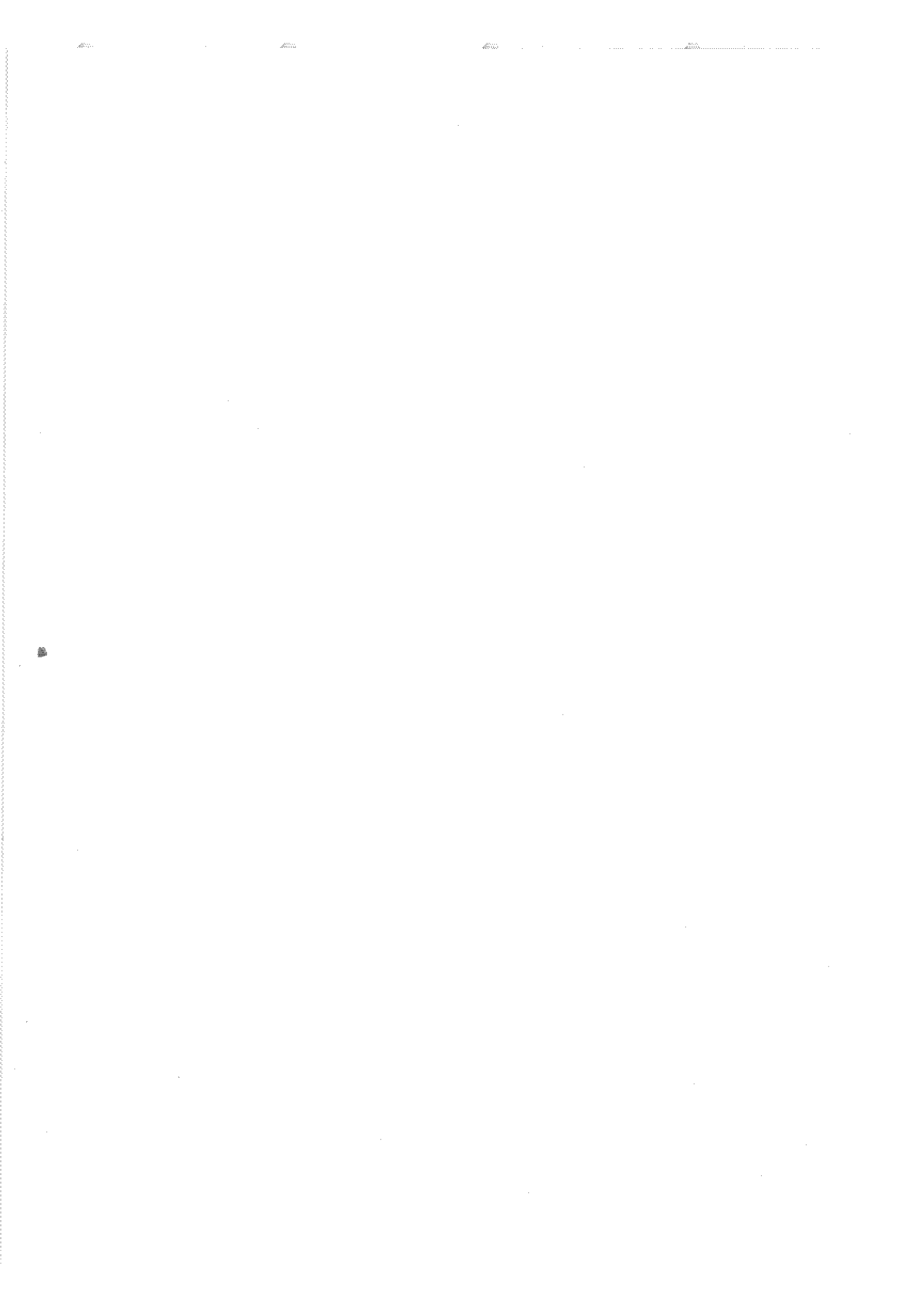
Variación del factor de amplificación -F.A- en función de ξ y β



Variación del ángulo de fase -theta- en función de ξ y β



Valores de la transmisibilidad en función de ξ y β



Módulo:

$$\frac{F_0 / (k - m\bar{\omega}^2)}{\sqrt{(k - m\bar{\omega}^2)^2 + (c\bar{\omega})^2}} \quad \frac{F_0^2 / (k - m\bar{\omega}^2)^2}{\sqrt{(k - m\bar{\omega}^2)^2 + (c\bar{\omega})^2}^2}$$

$$\frac{F_0^2 \left[(k - m\bar{\omega}^2)^2 + (c\bar{\omega})^2 \right]}{\left[(k - m\bar{\omega}^2)^2 + (c\bar{\omega})^2 \right]^2} = \frac{F_0^2}{(k - m\bar{\omega}^2)^2 + (c\bar{\omega})^2}$$

$$U = \frac{F_0}{\sqrt{(-m\bar{\omega}^2 + k)^2 + (c\bar{\omega})^2}} \cdot e^{-i\phi} \quad \text{Módulo complejo}$$

$$U_p(t) = \frac{F_0}{\sqrt{(-m\bar{\omega}^2 + k)^2 + (c\bar{\omega})^2}} \cdot e^{i(\bar{\omega}t - \phi)}$$

$$U_p = U \cdot e^{i\bar{\omega}t}$$

$$\omega = \sqrt{\frac{k}{m}} \quad \xi = \frac{c}{c_c} = \frac{2\zeta}{c}$$

$$\rightarrow U = \frac{F_0}{(-m\bar{\omega}^2 + k) + i(c\bar{\omega})} \cdot \frac{1}{\frac{k}{k}} = \frac{F_0/k}{(-\frac{m}{k} \cdot \bar{\omega}^2 + 1) + i \cdot \frac{c\bar{\omega}}{k}}$$

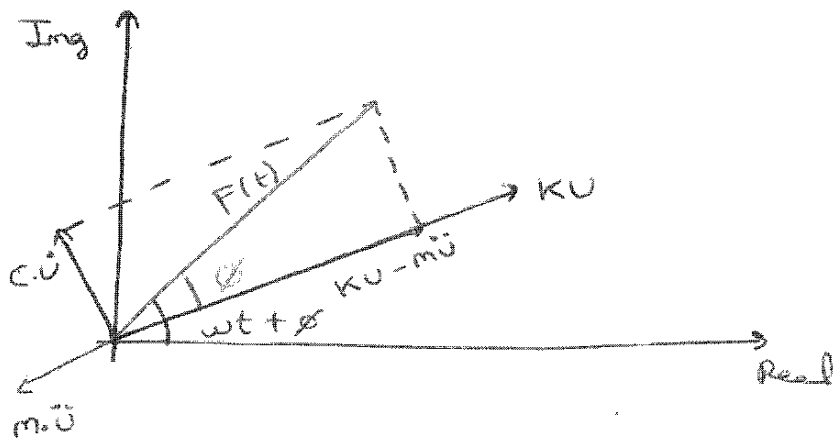
$$\frac{F_0/k}{\left(1 - \frac{\bar{\omega}^2}{\omega^2}\right) + i \cdot 2\xi \sqrt{\frac{k \cdot m}{k^2}} \bar{\omega}} = \frac{F_0/k}{(1 - \beta^2) + i \cdot 2\xi \beta}$$

$$\xi = \frac{c}{c_c} = \frac{c}{2\sqrt{km}}; \quad c = 2\xi\sqrt{km}$$

$$\beta = \frac{\bar{\omega}}{\omega}$$

$$\frac{1}{(1 - \beta^2) + i \cdot 2\xi \beta} = H(i\bar{\omega}) \equiv \text{Función de transferencia}$$

El módulo de la respuesta en estado estacionario de un sistema de masa...



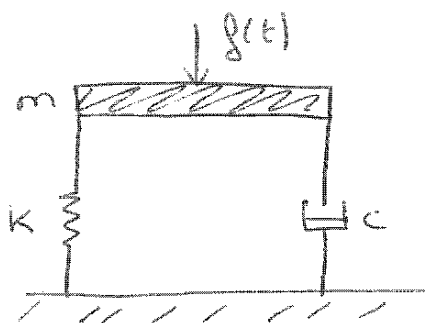
El módulo de la función de transferencia es el factor de amplificación dinámica.

$$|H(j\omega)| = FAD.$$

- Esta función de transferencia da toda la información necesaria para determinar la respuesta del sistema. En el caso de que la fuerza sea cosenooidal, nos quedamos con la parte real. Si la fuerza fuese senooidal, con la parte imaginaria.

Aislamiento de vibraciones:

- 1) Fuerzas transmitidas a la base (fuerza armónica)
 La base está fija y el objeto en movimiento
 Ej: pórtico que soporta una turbina



$$f(t) = f_0 \cdot \sin \omega t$$

$$m \cdot \ddot{u} + c \cdot \dot{u} + k u = f(t) = f_0 \cdot \sin \omega t$$

Se estudia el régimen permanente

$$u_p(t) = U \sin(\omega t - \varphi); \quad U_p = \bar{\omega} \cdot U \cdot \cos(\omega t - \varphi)$$

La fuerza transmitida a la base es la suma de la fuerza transmitida por el muelle más la fuerza transmitida por el amortiguador.

$$\bar{F} = \bar{F}_k + \bar{F}_c = k \cdot U \cdot \sin(\omega t - \varphi) + c \cdot \bar{\omega} \cdot U \cdot \cos(\omega t - \varphi)$$

$$|\bar{F}| = F_t = \sqrt{(k \cdot U)^2 + (c \cdot \bar{\omega} \cdot U)^2} = k \cdot U \cdot \sqrt{1 + \left(\frac{c \cdot \bar{\omega}}{k}\right)^2}$$

$$c = \xi \cdot C_c = \xi \cdot 2 \sqrt{k \cdot m}$$

$$F_t = k \cdot U \cdot \sqrt{1 + \left(2 \xi \cdot \sqrt{\frac{k}{m}} \cdot \bar{\omega}\right)^2}$$

$$F_t = k \cdot U \sqrt{1 + (2 \xi \beta)^2}$$

$$\frac{U}{U_0} = \frac{U}{U_{\text{est}}} = D = \frac{1}{\sqrt{(1 - \beta^2)^2 + (2 \xi \beta)^2}}; \quad U = \frac{U_0}{\sqrt{(1 - \beta^2)^2 + (2 \xi \beta)^2}}$$

$$\frac{F_t}{f_0} = \frac{k \cdot U_0 \sqrt{1 + (2 \xi \beta)^2}}{\sqrt{(1 - \beta^2)^2 + (2 \xi \beta)^2}} = \frac{f_0 \cdot \sqrt{1 + (2 \xi \beta)^2}}{\sqrt{(1 - \beta^2)^2 + (2 \xi \beta)^2}}$$

$$\frac{F_t}{f_0} = \frac{\sqrt{1 + (2 \xi \beta)^2}}{\sqrt{(1 - \beta^2)^2 + (2 \xi \beta)^2}} = TR \equiv \text{Transmisibilidad}$$

TR = Cómo se transmite la fuerza provocada por el objeto móvil a la base (a la cimentación)

• $TR = 1$

$$1 + (\cancel{2\beta})^2 = (1 - \beta^2)^2 + (\cancel{2\beta})^2$$

$$\pm 1 = 1 - \beta^2 \quad \left\{ \begin{array}{l} \underline{\underline{\beta = 0}} \\ \underline{\underline{\beta = \sqrt{2}}} \end{array} \right.$$

Soluciones dobles por ser una ecuación de 4º grado.

3ª gráfica: Representación de TR

TR=1: la fuerza del mov. se transfiere de forma directa a la cinética.

Cuando β es muy grande ($> \sqrt{2}$), la relación de frecuencias es muy grande.

$$\beta \uparrow \uparrow \Rightarrow \frac{\bar{\omega}}{\omega} \uparrow \uparrow \rightarrow \omega \downarrow \downarrow \quad \omega = \sqrt{\frac{k}{m}} \quad \left\{ \begin{array}{l} k \downarrow \downarrow \uparrow \uparrow \\ m \uparrow \uparrow \downarrow \downarrow \end{array} \right. \quad \xi \uparrow \uparrow$$

$\bar{\omega}$ no se puede modificar apenas pero se puede hacer que ω disminuya.

→ Interesa un muelle poco rígido y una masa elevada.

Además, se quiere mejor sin amortiguamiento.

⇒ Si $\xi \downarrow \downarrow \Rightarrow TR \downarrow \downarrow$: Interesa por lo tanto no abocar amortiguamiento si $\frac{\bar{\omega}}{\omega} \uparrow \uparrow$.

* Siempre interesa trabajar para β grandes. (Gráfica)

A partir de $\beta = \sqrt{2}$, cuando ξ es nula, la gráfica baja mucho más.

Parte verde de la gráfica (para el caso a la piz)

No siempre estamos en las vibraciones

Cuando $\beta = 1$ (Resonancia), todo queda en función de la relación de amortiguamiento (Hay poco que hacer con los κ y los m)

Aunque para $\beta \uparrow \uparrow$ conviene no colocar amortiguación, una máquina no alcanza de modo instantáneo su régimen de funcionamiento. (Va poco a poco, siempre se pasa por $\beta = 1$ y hay que poner amortiguamiento)

2) Fuerzas transmitidas desde la base.

La base es móvil y el objeto ^{móvil} fijo. Se corresponde con movimiento sísmico. Así que un terremoto en un coche

• Vibraciones libres \Rightarrow E.D. = 0

$$m \cdot \ddot{U} + c \cdot \dot{U} + \kappa \cdot U = 0$$

No todas las U son iguales.

$$m \cdot \ddot{U} + c \cdot \dot{U} + \kappa \cdot U = 0$$

↓
mov. total

∨
mov. relativo

$$\text{RELATIVO} = \text{TOTAL} - \text{BASE}$$

$$m \cdot \ddot{U} + c(\dot{U} - \dot{U}_b) + \kappa(U - U_b) = 0$$

$$m \cdot \ddot{U} + c \cdot \dot{U} + \kappa \cdot U = c \cdot \dot{U}_b + \kappa \cdot U_b$$

→ Se supone que el movimiento de la base es senoidal.

$$U_b = U_0 \cdot \sin \omega t$$

$$\dot{U}_b = \omega \cdot U_0 \cdot \cos \omega t$$

$$m \cdot \ddot{U} + c \cdot \dot{U} + k \cdot U = \underbrace{c \cdot U_0 \cdot \bar{\omega} \cos \bar{\omega} t + k \cdot U_0 \cdot \sin \bar{\omega} t}_{f_0 = \sin(\bar{\omega} t + \varphi)}$$

$$\left\{ \begin{array}{l} \text{Módulo } f_0 = \sqrt{(k \cdot U_0)^2 + (c \cdot U_0 \cdot \bar{\omega})^2} \\ \text{Argumento } \varphi = \arctg \frac{c \bar{\omega}}{k} \end{array} \right.$$

→ Todo es exactamente igual a lo de antes, salvo que hablamos de movimientos en vez de fuerzas.

Operando de la misma manera se llega a:

$$(TR)_M = \frac{\overset{\text{mov.}}{U}}{U_0} = \frac{\sqrt{1 + (2\xi\beta)^2}}{\sqrt{(1-\beta^2)^2 + (2\xi\beta)^2}} = \frac{\ddot{U}}{\ddot{U}_0} \text{ aceleración}$$

Se puede hacer exactamente igual con aceleraciones.

$$\left. \begin{array}{l} U(t) = U_r(t) + U_b(t) \\ \dot{U}(t) = \dot{U}_r(t) + \dot{U}_b(t) \\ \ddot{U}(t) = \ddot{U}_r(t) + \ddot{U}_b(t) \end{array} \right\} \text{ El sistema es lineal}$$

3) ⇒ Fuerzas que ~~se~~ ^{se} transmiten desde la base hasta el objeto cuando la base se mueve y el objeto también.

Para simplificar, se hace igual y se resuelve cada una...

$$m(\ddot{U}_r + \ddot{U}_b) + c \cdot \dot{U}_r + k \cdot U_r = 0$$


$$m \cdot \ddot{U}_r + c \cdot \dot{U}_r + k \cdot U_r = -\underline{m \cdot \ddot{U}_b} \rightarrow f(t) \quad \text{E.D. completa}$$

Suponiendo movimiento senoidal: $U_b = U \cdot \sin \bar{\omega} t$

$$\ddot{U}_b = -\bar{\omega}^2 \cdot U \cdot \cos \bar{\omega} t$$

Substituyendo:

$$\boxed{F_t = m \cdot \bar{\omega}^2 \cdot U} \equiv \text{Módulo de la fuerza}$$

$$\frac{F_t}{k \cdot U_0} = \frac{TR \cdot \bar{\omega}^2}{\omega^2} = TR \cdot \beta^2$$


$$\beta = \frac{\bar{\omega}}{\omega}$$

$$\omega = \sqrt{\frac{k}{m}}$$

Siempre es lo mismo excepto en el ^{este} caso 3.

- Cuando la TR tiende a 0, el sistema se denomina aislado.
- Cuando la TR tiende a 1, el sistema es no aislado.
- Cuando la TR tiende a ∞ , el sistema se denomina amplificado.

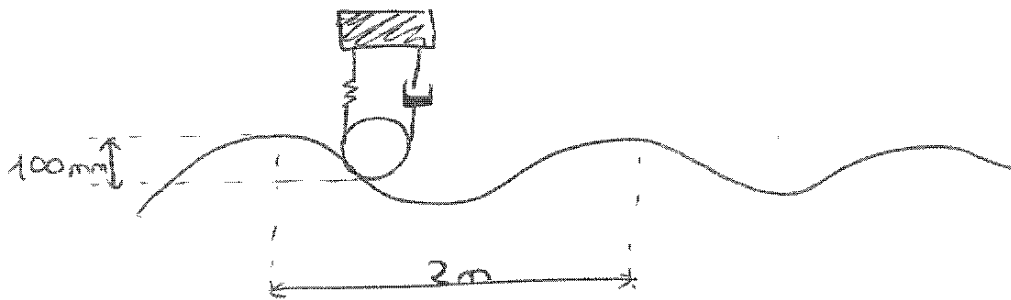
En la figura se representa simplificada un auto móvil que rueda sobre una carretera ondulada. Las ondulaciones de la carretera pueden representarse mediante una función armónica de amplitud 100m y longitud de onda de 2m. La masa del vehículo es de 1600kg, la rigidez del resorte $80 \frac{kN}{m}$. Determinar:

- a) La velocidad del vehículo para la que la amplitud del desplazamiento se hace máxima si el amortiguamiento es $\xi = 0,05$. ¿Se produce el despegue del coche?

b) El desplazamiento cuando el amortiguamiento sea 10 veces más ($\zeta = 0.5$) $\beta = 1$

c) Si el amortiguamiento es $\zeta = 0.4$ y la velocidad es 70 km/h, determine el desplazamiento máximo.

d) Idem para $\zeta = 0$.



Se mueve todo, tanto el objeto como la base \Rightarrow Caso 2

TR de desplazamiento.

$$\omega = \sqrt{\frac{k}{m}} = \sqrt{\frac{80 \frac{\text{KN}}{\text{m}} \cdot \frac{1000 \text{ N}}{\text{KN}}}{1600 \text{ kg} \cdot \frac{9.81 \text{ N}}{\text{kg}}}} = 2.26 \text{ rad/s}$$

$$\omega_d =$$

$$\omega_d = \sqrt{\omega^2 - \zeta^2 \omega^2}$$

El desplazamiento será máx. cuando $\beta = 1$ (Resonancia)

$$\beta = 1 \Rightarrow \bar{\omega} = \omega = 2.26$$

$$\left. \begin{aligned} \bar{\omega} &= \frac{2\pi}{T} \\ v &= \frac{\lambda}{T}; T = \frac{\lambda}{v} \end{aligned} \right\} \bar{\omega} = \frac{2\pi}{\lambda} \cdot v \Rightarrow v = \frac{\bar{\omega} \cdot \lambda}{2\pi} = 0.72 \text{ m/s}$$

TR = Tiene que ser grande, ya que $\beta < \sqrt{2}$

$$TR = \frac{\sqrt{1 + (2\zeta\beta)^2}}{\sqrt{(1-\beta^2)^2 + (2\zeta\beta)^2}} = \frac{\sqrt{1 + (2 \cdot 0.05 \cdot 1)^2}}{\sqrt{(1-1^2)^2 + (2 \cdot 0.05 \cdot 1)^2}} = \underline{1.0105}$$

$\beta = 1$
 $\zeta = 0.05$

$$U_0 = 100 \text{ mm} \Rightarrow U = U_0 \cdot TR = 100 \text{ mm} \cdot 1.0105 = \underline{100.5 \text{ mm}}$$

\Rightarrow Se despegó el coche (Se mueve 100.5 mm)

La aceleración a la que están sometidos es:
 Si esto es $> g \Rightarrow$ despegó.

$$a = \bar{\omega}^2 \cdot U = \bar{\omega}^2 \cdot U$$

$\beta = 1$

$$a = \frac{2 \cdot 26 \frac{\text{cm}}{\text{s}}}{0.02} \cdot 100.5 \text{ mm} \cdot \frac{1 \text{ m}}{1000 \text{ mm}} = \underline{5113 \frac{\text{m}}{\text{s}^2}} \rightarrow 5g$$

b)

$$TR = \frac{\sqrt{1 + (2\zeta\beta)^2}}{\sqrt{(1-\beta^2)^2 + (2\zeta\beta)^2}} = \frac{\sqrt{1 + (2 \cdot 0.05 \cdot 1)^2}}{\sqrt{(1-0.8^2)^2 + (2 \cdot 0.05 \cdot 1)^2}} = 1.114$$

$$U_0 = 100 \text{ mm} \Rightarrow U = U_0 \cdot TR = 100 \text{ mm} \cdot 1.114 = \underline{111.4 \text{ mm}}$$

c)

$$\bar{\omega} = \frac{2\pi}{\lambda} \cdot v = \frac{2\pi}{2\pi} \cdot \frac{90 \frac{\text{km}}{\text{hr}}}{1 \text{ km}} \cdot \frac{1 \text{ hr}}{3600 \text{ s}} = 61.09 \frac{\text{rad}}{\text{s}}$$

$$\beta = \frac{\bar{\omega}}{\omega} = \frac{61.09 \frac{\text{rad}}{\text{s}}}{21.6 \frac{\text{rad}}{\text{s}}} = 2.83$$

$$TR = \frac{\sqrt{1 + (2\zeta\beta)^2}}{\sqrt{(1-\beta^2)^2 + (2\zeta\beta)^2}} = \frac{\sqrt{1 + (2 \cdot 0.05 \cdot 2.83)^2}}{\sqrt{(1-2.83^2)^2 + (2 \cdot 0.05 \cdot 2.83)^2}} = 1.01014$$

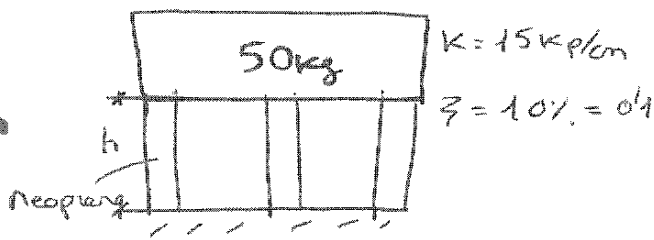
$$p_{\text{max}} = p_{\text{min}} = 0.001 \text{ m}$$

$$U = TR \cdot U_0 = 9.4 \text{ mm}$$

h) Para determinar γ y β

$$TR = \frac{1}{\sqrt{1 - \beta^2}} = \frac{12.0 \cdot 10^{-4} \text{ s}}{\sqrt{1 - (0.001)^2}} \approx 0.012$$

$$U = TR \cdot U_0 = 1.4 \text{ mm}$$



Determinar:
 Aceleración de la máquina. \ddot{U} ?
 El incremento de altura de los apoyos de neopreno para que la aceleración de la máquina sea menor a $0.005g$.
 $\Delta h?$ $\ddot{u}_m < 0.005g$

$$\dot{U}_s = 0.1g \cdot \sin \omega t \rightarrow |\dot{U}_s| = 0.1g$$

$$\bar{\omega} = 62.83 \text{ rad/s}$$

$$\omega = \sqrt{\frac{K}{m}} = \sqrt{\frac{15 \cdot 10^3 \cdot 4}{50}} = 17.15 \text{ rad/s}$$

$$\beta = \frac{\bar{\omega}}{\omega} = \frac{62.83}{17.15} = 3.66$$

$$TR = \frac{\ddot{U}}{\ddot{U}_s} = \frac{\sqrt{1 + (2z\beta)^2}}{\sqrt{(1 - \beta^2)^2 + (2z\beta)^2}} = \frac{\sqrt{1 + (2 \cdot 0.1 \cdot 3.66)^2}}{\sqrt{(1 - 3.66^2)^2 + (2 \cdot 0.1 \cdot 3.66)^2}} = 0.45$$

$$\ddot{U} = TR \cdot \ddot{U}_s = 0.45 \cdot 0.1g = \underline{0.045g}$$

↑ (torque) rígido para disminuir los efectos en la mano

$$U = \omega^2 \cos^2 \theta = r \cdot \frac{U}{U_0} = \frac{\omega^2 \cos^2 \theta}{\omega^2} \Rightarrow \omega^2 \cos^2 \theta = \sqrt{1 + (2r \cdot \beta)^2}$$

$f = 0.4$

$$\omega^2 \cos^2 \theta = \frac{1 + (2 \cdot 0.4 \cdot \beta)^2}{(1 - \beta^2)^2 + (2 \cdot 0.4 \cdot \beta)^2}$$

$$\omega^2 \cos^2 \theta (1 + \beta^4 - 2\beta^2) + 0.16 \omega^2 \cdot 0.4^2 \beta^2 = 1 + 0.16 \beta^2$$

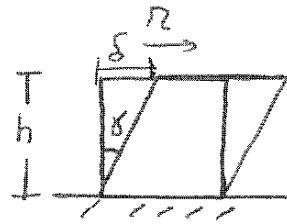
$$\beta = 5/55$$

$$\omega = \frac{\omega}{\beta} = \frac{60/33 \text{ rad/s}}{5/55} = 11/32 \text{ rad/s}$$

$$\omega^2 = \frac{k}{m}, \quad k = \omega^2 m = 30 \text{ kg} \cdot \left(\frac{11}{32}\right)^2 \frac{1}{s^2} = 6409 \text{ (N/m)}$$

⇒ Como tiene que ser menos rígido, la altura tiene que aumentar.

* Siendo: $r = \frac{F}{A}$



$$r = G \cdot \gamma$$

$$\gamma = \tan \theta = \frac{\delta}{h}$$

def. pequeño

$$r = \frac{F}{A} = G \cdot \gamma = G \cdot \frac{\delta}{h}$$

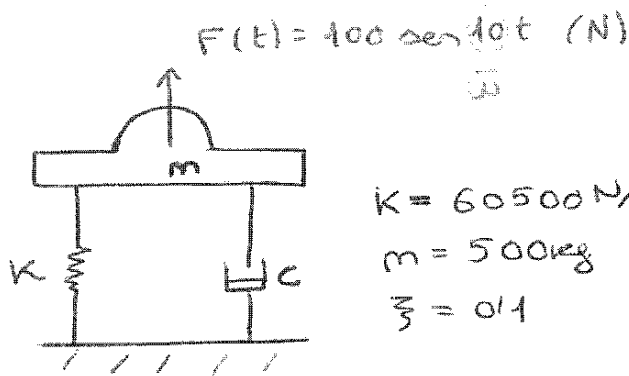
$$\frac{F}{A} = \frac{G \cdot \delta}{h} \Rightarrow k = G \cdot \frac{A}{h}$$

$$k' = \frac{G \cdot A}{h'}$$

$$\frac{k}{k'} = \frac{h'}{h}$$

Rigideces inversamente proporcionales a las alturas

$$h' = h \cdot k = 14700 \text{ L} = 2.3h \Rightarrow \uparrow 220\%$$



$$K = 60500 \text{ N/m}$$

$$m = 500 \text{ kg}$$

$$\xi = 0.1$$

la base no se mueve.

Se pide:

a) Transmisibilidad

b) Sin cambiar la masa del sistema, ¿qué modificaciones se pueden introducir para que la transmisibilidad sea menor a la unidad?

c) ¿Es posible cumplir simultáneamente que la $TR < 1$ y que la amplitud del movimiento sea menor que 1 cm?

a)

$$\omega = \sqrt{\frac{K}{m}} = \sqrt{\frac{60500 \text{ N/m}}{500 \text{ kg}}} = 11 \text{ rad/s} \quad \left. \begin{array}{l} \\ \\ \end{array} \right\} \xi = \frac{10}{11} = 0.91$$

$$\bar{\omega} = 10 \text{ rad/s}$$

$$TR = \frac{\sqrt{1 + (2\xi\beta)^2}}{\sqrt{(1-\beta^2)^2 + (2\xi\beta)^2}} = \frac{\sqrt{1 + (2 \cdot 0.1 \cdot 0.91)^2}}{\sqrt{(1 - 0.91^2)^2 + (2 \cdot 0.1 \cdot 0.91)^2}} = 4.07$$

$\Rightarrow 4 \times 100 = 400 \text{ N}$
de transmisión
de fuerza

$$b) TR = 1 = \frac{\sqrt{1 + (2 \cdot 0.1 \cdot \beta)^2}}{\sqrt{(1 - \beta^2)^2 + (2 \cdot 0.1 \cdot \beta)^2}}$$

$$(1 - \beta^2)^2 + (2 \cdot 0.1 \cdot \beta)^2 = 1 + (2 \cdot 0.1 \cdot \beta)^2$$

$$\begin{cases} \beta = 0 \rightarrow \text{No tiene sentido } \xi = 0 \\ \beta = 1 \rightarrow \beta = \sqrt{2} \end{cases}$$

$$\sqrt{2} > \frac{10}{11} \Rightarrow \omega < 7.100 \text{ rad/s}$$

KD

$$a) \omega < 7.100 \text{ rad/s} \Rightarrow \omega < 11.000 \text{ rad/s} \Rightarrow \omega < 11.000 \text{ rad/s}$$

c) Aquí no se mueve el suelo por mucho que se mueva la máquina. No se transmite movimiento, solo fuerzas.
 ⇒ No se puede usar la transmisibilidad.

Se trabaja con el F.A.D.

$$F.A.D = \frac{1}{\sqrt{(1-\beta^2)^2 + (2\beta)^2}}$$

$$U_{mas} = \frac{\frac{f_0}{k}}{\sqrt{(1-\beta^2)^2 + (2\beta)^2}} = \frac{\frac{f_0}{k}}{\sqrt{(1-\frac{\omega^2}{\omega_n^2})^2 + (2\frac{\omega}{\omega_n})^2}}$$

$$\frac{100}{k} = \frac{100}{k} \cdot \frac{1}{\sqrt{(1-\beta^2)^2 + (2\beta)^2}}$$

$$\sqrt{(1-\beta^2)^2 + (2\beta)^2} = 1 \quad \text{colat}$$

$$\left(1 - \frac{4\omega^2}{900}\right)^2 + \left(\frac{4}{300}\omega\right)^2 = 0.01^2$$

$$k > 48000 \frac{N}{m}$$

El se pide que $k > 48000 \frac{N}{m}$

El desplazamiento de la máquina

< 1 cm que el desplazamiento sea < 1 cm

El desplazamiento de la máquina

El desplazamiento de la máquina

El desplazamiento de la máquina

Las máquinas desequilibradas provocan fuerzas que se rigen por la ley de Newton.

$$F = m \cdot a = m \cdot e \cdot \omega^2$$

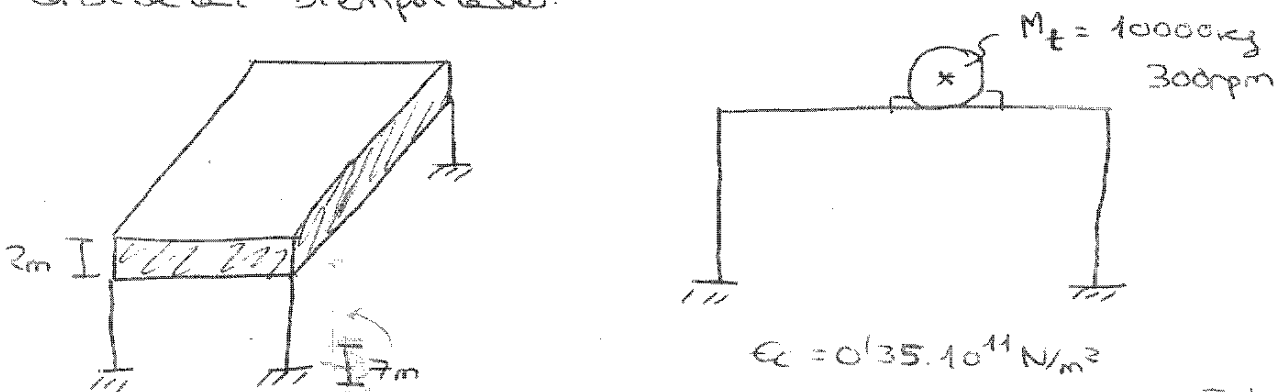
masa excentrica
excentricidad (distancia)
ω frecuencia angular

Una máquina rotativa está clavada en un pórtico y la máquina tiene una masa total de 10000kg, de los que 500kg están situados con una excentricidad de 115mm respecto del eje de giro. Cuando la máquina gira en régimen permanente, lo hace a 300rpm. El pórtico está formado por una losa de hormigón cuadrada de 6m de lado y con un canto de 2m, está situada en 4 pilares de sección cuadrada de 0.6m de lado y 7m de altura. El módulo de elasticidad longitudinal del hormigón es $0.35 \cdot 10^{11} \text{ N/m}^2$. Se pide:

a) Momento flector en la base de los pilares debido a la componente horizontal generada durante el funcionamiento de la máquina rotativa, suponiendo que la masa de los pilares es nula y el amortiguamiento muy pequeño.

b) Si puede producirse un valor del momento mayor que el anterior en algún caso?

Dada la rigidez de esta losa, los pilares se pueden considerar biempotrados.



$\gamma_{11} = 0.0000017$

$\gamma_{22} = 0.0000017$

Rigidez:

$$K = \frac{12EI}{l^3} \times 4 \sqrt{2} \text{ pilares}$$

Por ser pilares bienpoteado

Momento de inercia:

$$I = \frac{1}{12} b \cdot l^3$$

$$K = \frac{4 \cdot 12 \cdot 0.35 \cdot 10^{11} \frac{N}{m^2} \cdot 0.6m^4}{7^3 m^3} = 519 \cdot 10^6 \frac{N}{m}$$

Masa total:

$$M_T = 250000 \frac{kg}{m} \cdot 0.6m \cdot 6m + \frac{4000000 \cdot 1000000}{M}$$

$$250000 \frac{kg}{m} \cdot 0.6m \cdot 6m = 900000 kg \quad 3114070 \frac{N}{m} = \bar{W}$$

$$\omega = \sqrt{\frac{K}{M_T}} = \sqrt{\frac{527000 \cdot 10^6 \frac{N}{m}}{1700000 kg}} = 46.597 \frac{rad}{s}$$

$$= m \cdot a =$$

$$F = m \cdot c \cdot \omega^2 = 500000 \cdot 0.6m \cdot 3114070^2 \frac{N}{m} = 740200 \frac{N}{m}$$

$$\beta = \frac{\bar{W}}{W} = \frac{31142}{16168} = 1.9$$

$$TR = \frac{\sqrt{1 + (2\zeta\beta)^2}}{\sqrt{(1-\beta^2)^2 + (2\zeta\beta)^2}} = \frac{1}{|1-\beta^2|} \quad \uparrow \quad \zeta=0$$

$$TR = \frac{1}{|1 - 119^2|} = \underline{\underline{0'38}}$$

Desplazamiento estático $\equiv \delta_{est} = \frac{F}{K}$

$$\delta_{est} = \frac{740220 \text{ N}}{5219 \cdot 10^6 \text{ N/m}} = 0'0140 \text{ m}$$

Desplazamiento máximo $\equiv \delta_{max} = \delta_{est} \cdot TR$

$$\delta_{max} = 0'0140 \cdot 0'38 = 0'0055 \text{ m}$$

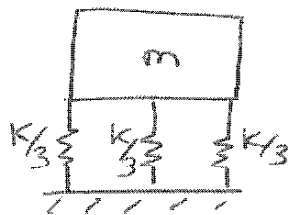
$$M = \frac{6EI}{\beta^2} \delta_{max} = 6 \cdot \frac{0'35 \cdot 10^{11} \cdot \frac{1}{32} \cdot 0'64}{7^2} \cdot 0'0055 \Rightarrow \underline{\underline{254'571 \text{ kNm}}}$$

\Rightarrow El momento es muy grande, lo cual implica una curvatura enorme.

b) Si, porque para llegar al régimen de funcionamiento, es decir, a una frecuencia de 31'42 rad/s, se va poco a poco y el β se hace 1 y la TR ∞ . (Hay resonancia)
Para ello, hay 2 opciones:

- Colocar amortiguamiento
- Pasar de forma muy rápida.

La frecuencia de vibración de la solera de un edificio está situada en el rango de 15 a 60 Hz. Hay que instalar un equipo de precisión que debe ser aislado de las vibraciones inducidas por la solera. Ese equipo se instala sobre una plataforma unida a la solera con 3 muelles idénticos. La masa total de la plataforma y el equipo es de 40 kg y la relación de amortiguamiento de la suspensión es del 20%. Determinar:
 → el valor de la rigidez de los muelles si la amplitud de la vibración transmitida tiene que ser inferior al 10% para el rango de frecuencias dado.



$$\zeta = 0.2$$

$$TR < 0.1$$

$$\omega = \frac{2\pi}{T}$$

$$f = \frac{1}{T}$$

$$\omega = 2\pi \cdot f$$

$$TR = \frac{\sqrt{1 + (2\zeta\beta)^2}}{\sqrt{(1 - \beta^2)^2 + (2\zeta\beta)^2}} < 0.1$$

$$1 + (2 \cdot 0.2 \cdot \beta)^2 = 0.1^2 \left[(1 - \beta^2)^2 + (2 \cdot 0.2 \cdot \beta)^2 \right] \Rightarrow \beta > 4.72 > \sqrt{2}$$

$$\begin{cases} 15 \text{ Hz} \rightarrow 2\pi \cdot 15 \text{ Hz} = \bar{\omega} = 30\pi \text{ rad/s} \\ 60 \text{ Hz} \rightarrow 2\pi \cdot 60 \text{ Hz} = \bar{\omega} = 120\pi \text{ rad/s} \end{cases}$$

Próximo a la zona de $\beta > \sqrt{2}$

⇒ Si $\beta \downarrow = \frac{\bar{\omega}}{\omega} \downarrow$. Para β bajas la TR es mayor que 1 ya que hay amortiguamiento. (Izda gráfica)

$$\beta > 4.72 = \frac{30\pi}{\omega} ; \omega < \frac{30\pi}{4.72} \approx 19.97 \text{ rad/s}$$

$$\omega = \sqrt{\frac{K}{m}} ; \omega^2 = \frac{K}{m} ; K = m \cdot \omega^2 = 40 \text{ kg} \cdot 19.97^2 \text{ rad}^2/\text{s}^2 =$$

$$\boxed{K = 15952.036 \text{ N}}$$

El otro caso:

$$\beta > 4/72 = \frac{12000}{\omega} ; \omega < 79/87 \text{ rad/s}$$

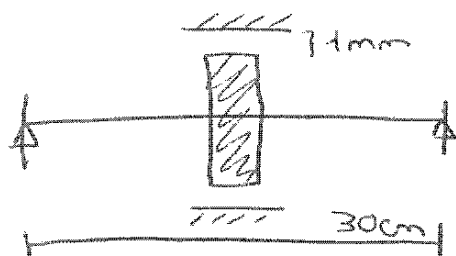
$$K = m \cdot \omega^2 = 40 \cdot 79/87^2 = 255.175 \text{ N/m}$$

⇒ En este caso es mejor la menor ω que corresponde a un rotor rígido de la inelast.

Un rotor de 40kg de masa se coloca en el punto medio de un eje de acero de sección circular y de 30 cm de longitud, apoyado en un par de cojinetes en sus extremos. Si el rotor gira entre 1000 y 2000 rpm y tiene un desequilibrio de $300 \text{ g} \cdot \text{cm}$ y el juego entre el rotor y el estator es de 1 mm , se pide:

a) Diámetro del eje.

b) Fuerza transmitida a cada cojinete.



No se transmite nada.

Hay infinitas soluciones con unas excepciones.

Amortiguamiento nulo.

$$* I_p = I_x + I_y = \frac{\pi d^4}{32} \text{ (Este girador)}$$

$$\frac{U_{\max}}{U_{\text{est}}} = D ; U_{\max} = D \cdot U_{\text{est}} = D \cdot \frac{D}{k} = D \cdot \frac{m \cdot a}{k} = D \cdot \frac{m \cdot e \cdot \bar{\omega}^2}{k}$$

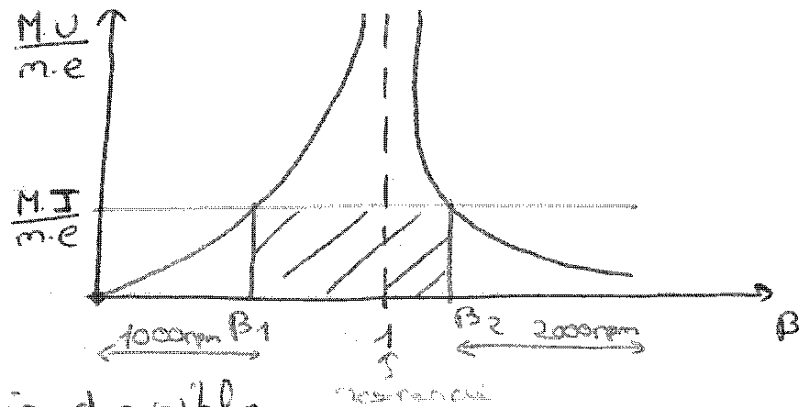
$$U_{\max} = \frac{m \cdot e \cdot \bar{\omega}^2}{\omega^2 \cdot M} \cdot D = \frac{300 \text{ g} \cdot \text{cm} \cdot 10^{-5} \text{ kg} \cdot \text{m}}{M} \cdot \beta^2 \cdot D$$

$$U_{\max} = \frac{m \cdot e}{M} \cdot \beta^2 \cdot \frac{1}{\sqrt{(1-\beta^2)^2 + (2\zeta\beta)^2}} \Rightarrow U_{\max} = \frac{m \cdot e}{M} \cdot \frac{\beta^2}{|1-\beta^2|}$$

$\zeta = 0$

$$\frac{M \cdot U_{max}}{m \cdot e} = \frac{\beta^2}{1 - \beta^2}$$

En este caso: $\underline{S = 1mm}$



/// Todo el intervalo es inadmisible

$$\frac{40 \text{ kg} \cdot 1 \text{ mm}}{300 \frac{\text{kg}}{\text{m}} \cdot 10 \text{ mm} \cdot \frac{1000}{1000}} = \frac{\beta^2}{1 - \beta^2} < \begin{cases} \frac{\beta^2}{1 - \beta^2} = 13'22 \\ \frac{\beta^2}{-1 + \beta^2} = 13'33 \end{cases}$$

$$\beta < \begin{cases} \beta_1 = 0'95 \\ \beta_2 = 1'04 \end{cases}$$

$$\begin{cases} \beta < 0'95 \\ \beta > 1'04 \end{cases}$$

$$\beta < 0'96 ; \frac{\omega}{\bar{\omega}} < 0'96 ; \omega > \frac{\bar{\omega}}{0'96} = \frac{1000 \text{ rpm} \cdot \frac{1 \text{ min}}{60 \text{ s}} \cdot \frac{2 \pi \text{ rad}}{1 \text{ rev}}}{0'96}$$

$$\omega = \sqrt{\frac{3K}{m}} = 109'08 \rightarrow 109'08 \beta^2 = \frac{K}{m} = \frac{K}{40 \text{ kg}} ; K = 475'964'72 \text{ N/m}$$

$$K = \frac{48EI}{\rho^3} > 475'964'72 \text{ N/m}$$

$$I = \frac{475'964'72 \frac{\text{N}}{\text{m}} \cdot 0'3 \text{ m}^3}{48 \cdot \frac{210 \cdot 10^9 \frac{\text{N}}{\text{mm}^2} \cdot 10^6 \frac{\text{mm}^2}{\text{m}^2}} = 1'27 \cdot 10^{-9} \text{ m}^4$$

$$I = \frac{\pi d^4}{32} ; d < 0'6106 \text{ m} \rightarrow \underline{10'6 \text{ mm}}$$

$$\beta > 1'04 ; \omega > \frac{\bar{\omega}}{1'04} = \frac{2000 \text{ rpm} \cdot \frac{2 \pi}{60}}{1'04} = 201'38 \text{ rad/s}$$

$$K = 40 \cdot 201'38^2 = 1622'156'47 \text{ N/m}$$

$$I = \frac{1622'156'47 \text{ N} \cdot 0'3^3 \text{ m}^3}{48 \cdot 210 \cdot 10^9 \text{ N/m}^2} = 4'34 \cdot 10^{-9} \text{ m}^4$$

$$d = 0'6106 \text{ m} = 610'6 \text{ mm}$$

$$F = k \cdot U/2 \text{ cojinetes}$$

$$F \begin{cases} d=8\text{mm} \rightarrow \\ d=16\text{mm} \rightarrow \end{cases}$$

Suponiendo un diámetro de 12 mm, calcular el desplazamiento máximo. La frecuencia de giro es 1500 rpm.

$$d = 12 \text{ mm} \Rightarrow I = \frac{\pi \cdot d^4}{32} = 2'04 \cdot 10^{-9} \text{ m}^4$$

$$d = 0'012 \text{ m}$$

$$k = \frac{48EI}{l^3} = \frac{48 \cdot 210 \cdot 10^9 \text{ N/m} \cdot 2'04 \cdot 10^{-9} \text{ m}^4}{0'3^3 \text{ m}^3} = 761600 \text{ N/m}$$

$$\omega = \sqrt{\frac{k}{m}} = \sqrt{\frac{761600 \text{ N/m}}{40 \text{ kg}}} = 137'99 \text{ rad/s}$$

$$\beta = \frac{1500 \cdot \frac{2\pi}{60} \text{ rad/s}}{137'99 \text{ rad/s}} = 114$$

$$U_{\text{max}} = \frac{m \cdot e}{M} \cdot \beta^2 \cdot D = \frac{m \cdot e}{M} \cdot \frac{\beta^2}{1 - \beta^2} = \frac{300 \cdot 10^{-5} \text{ kg} \cdot \text{m}}{40 \text{ kg}} \cdot \frac{114^2}{1 - 114^2}$$

$$U_{\text{max}} = 3'2 \cdot 10^{-4} \text{ m} \Rightarrow 0'32 \text{ mm}$$

Un pórtico rígido de 6m de luz y 5m de altura de pilares con una I_p y W_p . Los pilares están empotrados en la base. Están sometidos a un movimiento senoidal en la base con un valor de $U_0 = 0.15\text{cm}$ y una frecuencia $\bar{\omega} = 5/3 \text{ rad/s}$. Determinar:

a) La transmisión del movimiento al dintel del pórtico
Su desplazamiento respecto a la posición inicial.

Amplitud dinámica correspondiente

b) Esfuerzo cortante máx. en los pilares

c) Momento flector máx. en los pilares y su tensión máx.

d) Desplazamientos en función del tiempo en régimen permanente para condiciones iniciales naturales.

e) Encontrar un nuevo diseño sin cambiar la geometría para que TR sea menor de 1.

f) Si los pilares estuviesen articulados en su extremo inferior, ¿cómo variarían cualitativamente las anteriores cuestiones?

$$I_p = 2880 \text{ cm}^4$$

$$U_0 = 0.15 \text{ cm}$$

$$W_p = 288 \text{ cm}^3$$

$$\bar{\omega} = 5/3 \text{ rad/s}$$

$$\delta = 0.15\%$$

$$E = 2.1 \cdot 10^6 \text{ kp/cm}^2$$

$$W = 7000 \text{ kp} \quad /g = 980 \text{ cm/s}^2$$

