



Appunti universitari

Tesi di laurea

Cartoleria e cancelleria

Stampa file e fotocopie

Print on demand

Rilegature

NUMERO: 2227A

ANNO: 2017

A P P U N T I

STUDENTE: Bongiorno Lorenzo

**MATERIA: Dinamica dei sistemi Meccanici - (Teoria + esercizi) -
Prof. Marchesiello - Fasana**

Il presente lavoro nasce dall'impegno dell'autore ed è distribuito in accordo con il Centro Appunti.

Tutti i diritti sono riservati. È vietata qualsiasi riproduzione, copia totale o parziale, dei contenuti inseriti nel presente volume, ivi inclusa la memorizzazione, rielaborazione, diffusione o distribuzione dei contenuti stessi mediante qualunque supporto magnetico o cartaceo, piattaforma tecnologica o rete telematica, senza previa autorizzazione scritta dell'autore.

ATTENZIONE: QUESTI APPUNTI SONO FATTI DA STUDENTIE NON SONO STATI VISIONATI DAL DOCENTE.
IL NOME DEL PROFESSORE, SERVE SOLO PER IDENTIFICARE IL CORSO.

DINAMICA DEI SISTEMI MECCANICI

STEFANO
MARCHESIELLO

PROGRAMMA:

- SISTEMI A 1 DOF
- SISTEMI A PIÙ DOF
- MECCANICA ANALITICA
- SISTEMI CONTINUI
- METODI ENERGETICI
- DINAMICA DEI ROTORI

Meccanica delle vibrazioni
FASANA, MARCHESIELLO

Mechanical Vibrations Rao

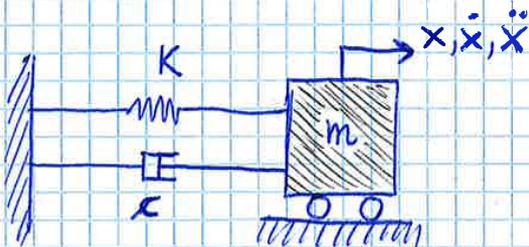
VEN 30 SET

DINAMICA \Rightarrow STUDIO DEL MOTO DEI CORPI IN RELAZIONE AUE CAUSE (OVVERO LE FORZE) CHE LO PRODUCONO.

DINAMICA \Rightarrow È CARATTERIZZATA DAVA VARIABILE TEMPO (IN STATICA NON C'È)

• SISTEMI AD 1 GRADO DI LIBERTÀ : SDOF

IL SISTEMA PIÙ SEMPLICE È :



- $K \Rightarrow$ RIGIDEZZA \Rightarrow ENERG. POTENZ. ELASTICA
- $m \Rightarrow$ MASSA \Rightarrow ENERG. CINETICA
- $c \Rightarrow$ DISSIPAZIONE EN. \Rightarrow SMORZATORE VISCOZO

QUESTO MODELLO È SEMPLIFICATO POICHÉ SI SUPPONE CHE SMORZATORE E PULLA ABBIANO MASSA NULLA. IN GENERALE, SI PARTE SEMPRE DA UN MODELLO SEMPLIFICATO!

DOBBIAMO ORA SCRIVERE L'EQUAZ. DEL MOTO ATTRAVERSO IL DIAGRAMMA DI CORPO LIBERO :

A SECONDA DEL SEGNO DEL DISCRIMINANTE:

$$\Delta = c^2 - 4km$$

SI DEFINISCE COME VALORE CRITICO: $c_{CR} = 2\sqrt{km} \Rightarrow \Delta = 0$

SI DEFINISCE COME FATTORE DI SMORZAMENTO: $\xi = \frac{c}{c_{CR}}$

① $\Delta > 0$: GLI ZERI SONO REALI, DISTINTI E NEGATIVI
IN QUESTO CASO IL SISTEMA SI DICE SOVERASMORZATO

② $\Delta = 0$: GLI ZERI SONO REALI, COINCIDENTI
IN QUESTO CASO IL SISTEMA SI DICE CRITICAMENTE SMORZATO

③ $\Delta < 0$: GLI ZERI SONO COMPLESSI CONIUGATI MA $\text{Re}(s) < 0$
IN QUESTO CASO IL SISTEMA SI DICE SOTTOSMORZATO

INOLTRE:

$$\Delta > 0 \Rightarrow \xi > 1$$

$$\Delta = 0 \Rightarrow \xi = 1$$

$$\Delta < 0 \Rightarrow \xi < 1$$

LA CASISTICA PIÙ INTERESSANTE E FREQUENTE È L'ULTIMA!

TIPICAMENTE, NEL TRATTARE L'EQUAZ. DIFFERENZ.:

$$m\ddot{x} + c\dot{x} + kx = 0 \Rightarrow \ddot{x} + \left(\frac{c}{m}\right)\dot{x} + \left(\frac{k}{m}\right)x = 0 \Rightarrow$$

$$\ddot{x} + 2\xi\omega_N\dot{x} + \omega_N^2x = 0 \quad \text{DOVE:}$$

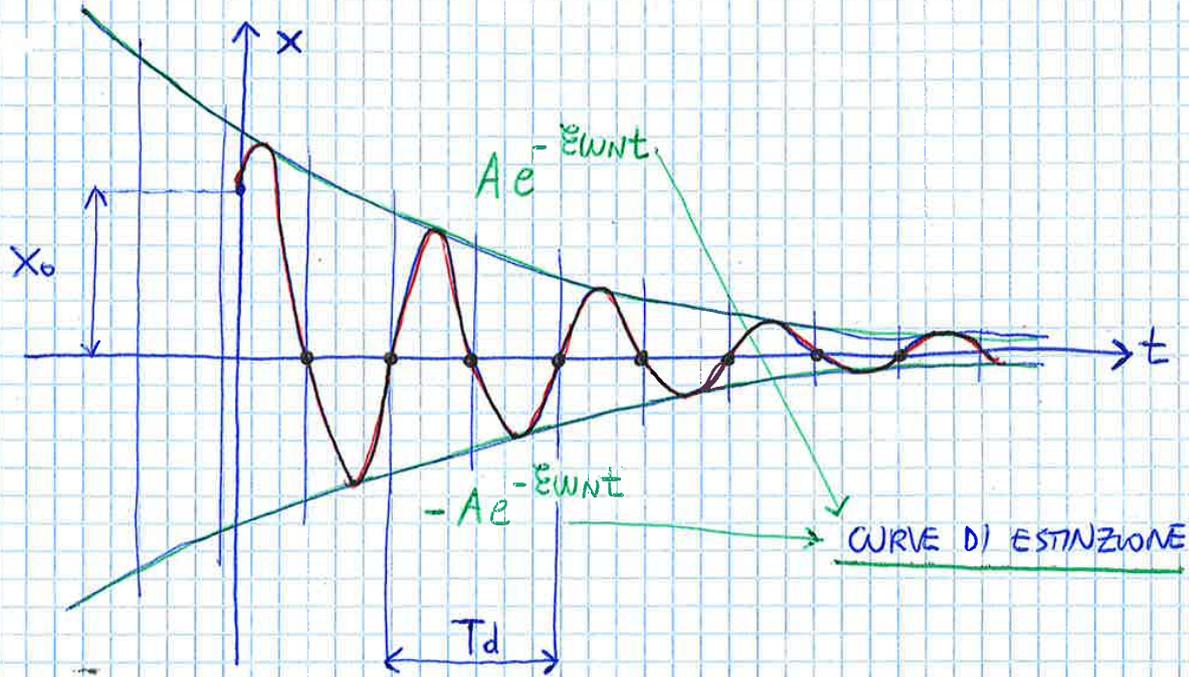
$$\frac{c}{m} = 2\xi\omega_N$$

$$\frac{k}{m} = \omega_N^2$$

IN ALTERNATIVA, LA SOLUZ. PÙ ANCHE ESSERE ESPRESA COSÌ:

$$x(t) = \left[A \cdot \sin(\omega_d \cdot t + \alpha) \right] e^{-\xi \omega_n t}$$

QUEST'ULTIMA FUNZIONE, DETTA "PSEUDOPERIODICA", GRAFICAMENTE:



T_d RAPPRESENTA IL PERIODO DELLE OSCILLAZ. LIBERE SMORZATE:

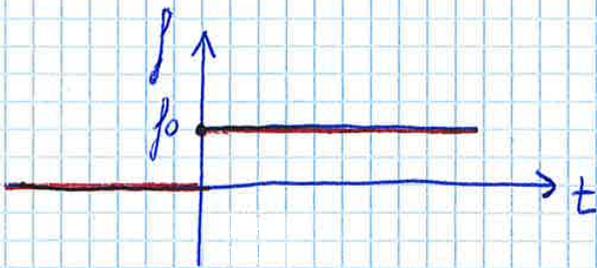
$$T_d = \frac{2\pi}{\omega_d} = \frac{2\pi}{\omega_n \sqrt{1-\xi^2}} \rightarrow T_N = \frac{2\pi}{\omega_n}$$

MER 5 OTT

PROCEDIAMO ORA AL CALCOLO DELLE COSTANTI (a) e (b) NEL CASO SOTTOSMORZATO,
VOGLIAMO CIOÈ RISOLVERE UN PROBLEMA DI CAUCHY:

$$\begin{cases} m\ddot{x} + c\dot{x} + kx = 0 \\ x(0) = x_0 \quad (\xi < 1) \\ \dot{x}(0) = v_0 \end{cases}$$

• RISPOSTA AL GRADINO (CI OCCUPIAMO SOLO DEL CASO $\xi < 1$)



$f(t) = f_0 \cdot u(t)$ DOVE:

$$u(t) = \begin{cases} 0 & t < 0 \\ 1 & t \geq 0 \end{cases}$$

$u(t)$ SI DEFINISCE COME "GRADINO UNITARIO".

es. LA GRAVITA'



\Rightarrow LASCIANDO DI COLPO LA MASSA SI OSSERVA UNA FORZANTE mg

IN GENERALE:

$$\begin{cases} m\ddot{x} + c\dot{x} + kx = f_0 u(t) \\ x(0) = 0 \\ \dot{x}(0) = 0 \end{cases}$$

SOLUZIONE DI QUESTA EQUAZ. NON OMOGENEA e' :

$$x(t) = x_g(t) + x_p(t) = (a \cos \omega_d t + b \sin \omega_d t) e^{-\xi \omega_n t} + x_p$$

L'INTEGRALE PARTICOLARE VA CERCATO DELLA STESSA FORMA DELLA FORZANTE;
 INOLTRE NOI SAPPIAMO CHE:

$$\lim_{t \rightarrow \infty} x(t) = x_p = \frac{f_0}{k} = \underline{x_{STAT}}$$

$$\lim_{t \rightarrow \infty} x_g(t) = 0 \quad \forall \xi \Rightarrow \underline{\text{STABILITA' DEL SISTEMA A SDOF}}$$

IMPONENDO LE CONDIZIONI INIZIALI (CHE, PER SEMPLICITA', SI SUPPONGONO NULLE):

• RISPOSTA DI UN SISTEMA SDOF ALLA FORZANTE ARMONICA

L'EQVAZ. DEL MOTTO E' :

$$\begin{cases} m\ddot{x} + c\dot{x} + kx = f(t) \\ x(0) = x_0 \\ \dot{x}(0) = v_0 \end{cases}$$

ALCUNE VOLTE AL POSTO DI ω SI UTILIZZA Ω

DOVE: $f(t) = F_0 \cos(\omega t)$ \vee $f(t) = F_0 \sin(\omega t)$

QUESTA ECCITAZIONE NELLA PRATICA SPERIMENTALE E' MOLTO DIFFUSA. OGNI FORZANTE ARMONICA, INOLTRE, PUO' ESSERE VISTA COME "TATTONE" DEGLI SVILUPPI DI FOURIER \Rightarrow CASO AVANTE UN'UTILITA' ENORME.

LA TEORIA DELLE EQVAZ. DIFFERENZ. CI DICE CHE:

$$x(t) = x_g(t) + x_p(t)$$

INOLTRE:

$$\lim_{t \rightarrow \infty} x_g(t) = 0 \quad \forall \xi$$

QUINDI, ESTURITO IL TRANSITORIO:

$$x(t) \cong x_p(t) \quad (\text{ESCLUSO IL CASO DI RATTIMENTO})$$

S) VUOLE DUNQUE CERCARE LA RISPOSTA A REGIME, RICORDANDO SEMPRE CHE L'INTEGRALE PARTICOLARE E' DA CERCARE NELLA STESSA FORMA DELLA FORZANTE.

SI OSSERVA INOLTRE CHE:

$$F_0 e^{i\omega t} = F_0 \cos \omega t + i F_0 \sin \omega t \quad (\text{EULERS})$$

$$F_0 \cos \omega t = \text{Re} [F_0 e^{i\omega t}]$$

$$F_0 \sin \omega t = \text{Im} [F_0 e^{i\omega t}]$$

$$\left[1 - \left(\frac{W}{WN} \right)^2 + i2\zeta \frac{W}{WN} \right] X_0 = \frac{F_0}{mWN^2} = \frac{F_0}{K}$$

PONENDO ORA :

$$K = \frac{W}{WN}$$

^

$$\frac{F_0}{K} = X_{STAT}$$

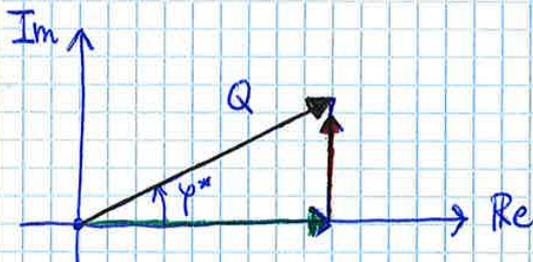
LA X_{STAT} NON RAPPRESENTA QUI LA RISPOSTA ALLA FORZA PESO, BENSÌ LA RISPOSTA CHE AUREI A REGIME PER $W \rightarrow 0$.

DEFINISCO ANCORA COME "FATTORE DI AMPLIFICAZ. & GUADAGNO" :

$$Q = \frac{X_0}{X_{STAT}} = \frac{1}{1 - r^2 + i2\zeta r}$$

DOVE: $Q = Q\left(\frac{W}{WN}\right)$

VOGLIO ORA DETERMINARE MODULO e FASE DI Q (CHE SI RICORDA ESSERE UN NUMERO COMPLESSO):



$$\varphi^* = \text{ANGOLO DI FASE} = \arctan \frac{\text{Im } Q}{\text{Re } Q}$$

ESSENDO: $\tan \varphi^* = \frac{\text{Im } Q}{\text{Re } Q}$

RAZIONALIZZANDO Q :

$$Q = \frac{(1 - r^2) - i(2\zeta r)}{(1 - r^2)^2 + (2\zeta r)^2}$$

DUNQUE :

$$\tan \varphi^* = \frac{-2\zeta r}{1 - r^2}$$

⇒ QUESTO È IL RISULTATO CHE SI OTTiene CON LA "CONVENZ. DEGLI ANTICIPI"

TUTTAVIA, POICHÉ φ^* VIENE SEMPRE NEGATIVO SI UTILIZZA LA "CONVENZIONE DEI RITARDI" :

$$\lim_{r \rightarrow 0^+} \tan \varphi = 0^+ \Rightarrow \varphi \rightarrow 0$$

$$\lim_{r \rightarrow \infty} \tan \varphi = 0^- \Rightarrow \varphi \rightarrow \pi \Rightarrow \text{OPPOSIZIONE DI FASE}$$

ABBIAMO QUINDI DIMOSTRATO CHE, QUANDO $r \rightarrow \infty$ (LA PULSAZIONE DELLA FORZANTE E' >> DELLA PULSAZIONE NATURALE) SI OSSERVA UNA RISPOSTA AVANTE UN RITARDO DI 180° .

QUESTO FENOMENO DINAMICO DICE CHE LA FORZA E LO SPOSTAMENTO SONO IN OPPOSIZIONE DI FASE!

DEFINIAMO COME "FREQUENZA DI RISONANZA" LA FREQUENZA CHE PRODUCE LA MASSIMA AMPIEZZA, OVEVERO LA FREQUENZA CHE PREVEDE UNA RISPOSTA MASSIMA.

PER DETERMINARLA, CERCO IL MASSIMO DEL MODULO DI Q:

$$|Q| = \frac{1}{\sqrt{(1-r^2)^2 + (2\zeta r)^2}} \quad \text{OVERO:}$$

CERCO IL MINIMO DEL RADICANDO A DENOMINATORE:

$$\frac{d}{dr} [(1-r^2)^2 + (2\zeta r)^2] = 0 \Rightarrow$$

$$2(1-r^2)(-2r) + 4\zeta^2 \cdot 2r = 0$$

ESCLUDO $r=0$ COME SOLUZ.
POICHE' NON INTERESSANTE

$$2\zeta^2 = 1-r^2 \Rightarrow r = \sqrt{1-2\zeta^2}$$

LA FREQUENZA DI RISONANZA QUINDI, PER DEFINIZIONE:

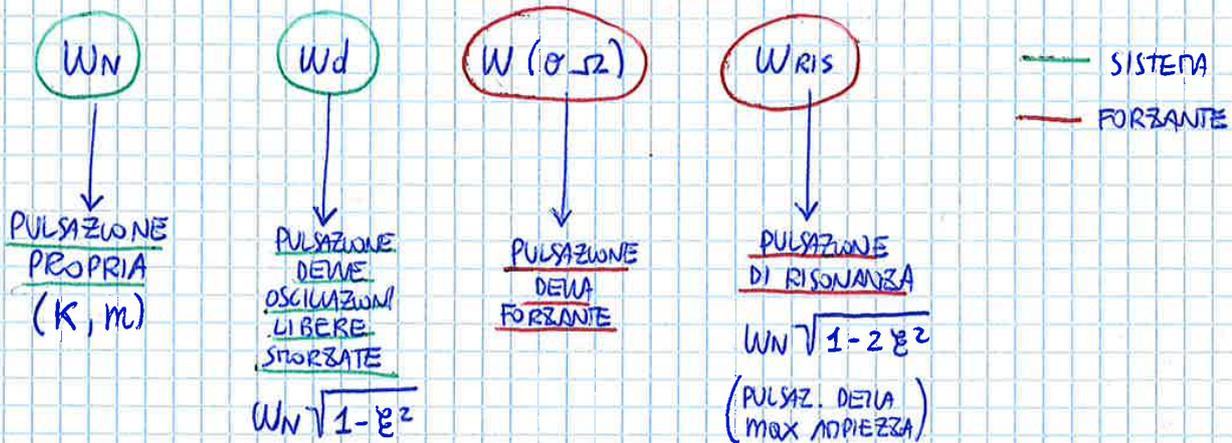
$$\boxed{W_{RIS}} = W_{\max \text{ amp}} = \boxed{W_N \sqrt{1-2\zeta^2}}$$

NOI VOLEVAMO CALCOLARE LA RISPOSTA ALLA FORZANTE ARMONICA:

$$x(t) = \text{Re} [X_0 e^{i\omega t}] = \text{Re} [|X_0| e^{-i\varphi} e^{i\omega t}] \Rightarrow$$

$$= |X_0| \cdot \cos(\omega t - \varphi)$$

RICAPITOLANDO SULLE "OMEGA":



SE ζ E' PICCOLO LA SECONDA E L'ULTIMA SONO PRATICAMENTE UGUALI.

NOTA LA RISPOSTA ALLA FORZANTE ARMONICA SI PUO' CALCOLARE LA
RISPOSTA ALLA FORZANTE PERIODICA:

$$m\ddot{x} + c\dot{x} + kx = f(t)$$

SE f_1 PRODUCE x_1

SE f_2 PRODUCE x_2

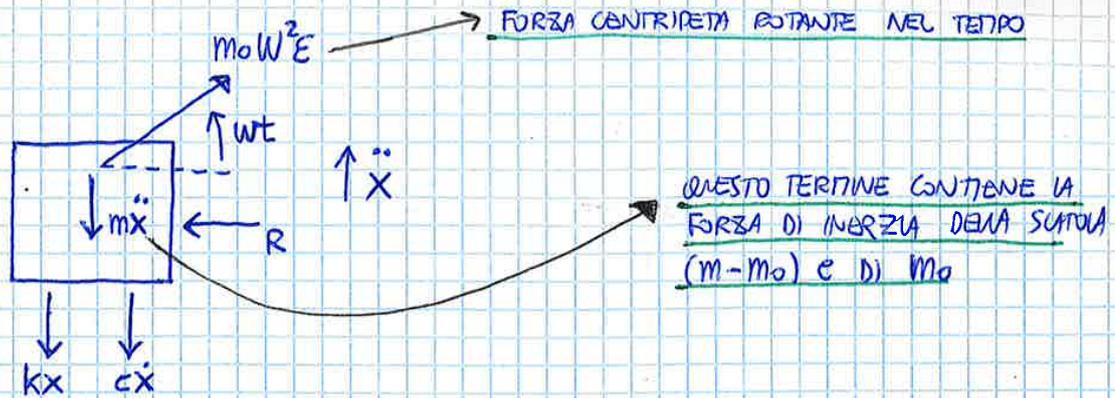
⇒ ALLORA: $a f_1 + b f_2$ PRODUCE $a x_1 + b x_2$

QUEST'ULTIMA E' NOTA COME SOPRAPPOSIZ. LINEARE DEGLI EFFETTI.

QUALUNQUE FUNZIONE PERIODICA DI PERIODO T PUO' ESSERE SCRITTA COME:

$$f(t) = a_0 + \sum_{k=1}^{\infty} [a_k \cos(k\omega_0 t) + b_k \sin(k\omega_0 t)] \quad \left(\omega_0 = \frac{2\pi}{T} \right)$$

Fourier



IMPONENDO L'EQUILIBRIO ALLA TRASLAZ. VERTICALE (equaz. del moto):

$$m\ddot{x} + c\dot{x} + kx - m_0 W^2 \epsilon \sin(\omega t) = 0 \Rightarrow$$

$$m\ddot{x} + c\dot{x} + kx = \text{Im} [m_0 W^2 \epsilon e^{i\omega t}]$$

MER 12 OTT

PASSIAMO ORA ALL'EQUAZ. COMPLESSA:

$$m\ddot{x} + c\dot{x} + kx = m_0 W^2 \epsilon e^{i\omega t}$$

LA SOLUZ. COMPLESSA PARTICOLARE (A REGIME) e':

$$x = X_0 e^{i\omega t}$$

ORA:

$$(k - m\omega^2 + i\omega c) X_0 e^{i\omega t} = m_0 W^2 \epsilon e^{i\omega t} \Rightarrow$$

$$\frac{X_0}{\epsilon} = \frac{m_0 W^2}{k - m\omega^2 + i\omega c} = \left(\frac{m_0}{m}\right) \frac{W^2}{W_N^2 - W^2 + i2\xi W W_N} \Rightarrow$$

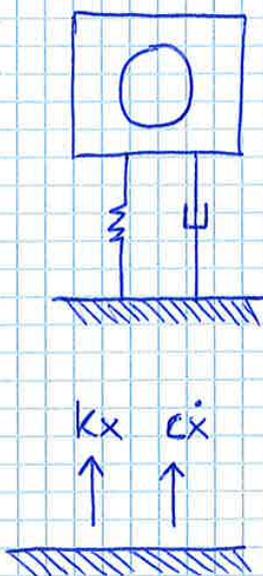
$$\frac{X_0}{\epsilon} = \left(\frac{m_0}{m}\right) \frac{(W/W_N)^2}{1 - \left(\frac{W}{W_N}\right)^2 + i2\xi \frac{W}{W_N}} \Rightarrow \text{DOBBIAMO ORA TROVARE MODULO e FASE!}$$

$$W_{RIS} = \frac{W_N}{\sqrt{1 - 2\varepsilon^2}}$$

IN GENERALE, QUESTO AUMENTO ESISTE PER TUTTE LE MACCHINE ROTANTI \Rightarrow POICHE' L'ECCENTRICITA' PU' ESSERE PICCOLA MA C'E' SEMPRE!

INTUITIVAMENTE, VERREBBE DA DIRE CHE ALL'AUMENTARE DELLO STORZAMENTO ε LE VIBRAZIONI DIMINUISCONO SEMPRE \Rightarrow CONVIENE SEMPRE STORZARE! TUTTAVIA, NON E' SCONTATO IL DISCORSO DELLA TRASMISSIONE A TERRA DI SOLLECITAZIONI:

• TRASMISSIBILITA' DELLA LAVATRICE



VOGLIAMO QUI CALCOLARE LA FORZA TRASMessa AL VINCULO!

$$f_v(t) = kx + c\dot{x} \Rightarrow$$

$$f_v(t) = (k + i\omega c) x_0 e^{i\omega t} \quad (x_0 \in \mathbb{C})$$

SI OTTENE QUINDI UNA FORZA DI TIPO ARMONICO:

$$f_v(t) = F_v e^{i\omega t} \quad (\text{CON } F_v \in \mathbb{C})$$

VIENE DEFINITA COME TRASMISSIBILITA' DELLA LAVATRICE:

VALUTANDO LA FUNZIONE IN $\sqrt{2}$:

$$|T(\sqrt{2})| = 2 \sqrt{\frac{1 + 8\xi^2}{1 + 8\xi^2}} = \textcircled{2} \quad \forall \xi$$

TUTTE LE CURVE, QUINDI, PASSERANNO PER IL PUNTO $(\sqrt{2}, 2)$, DETTO "PUNTO DI INVARIANZA".

STUDIANDO IL COMPORTAMENTO ASINTOTICO:



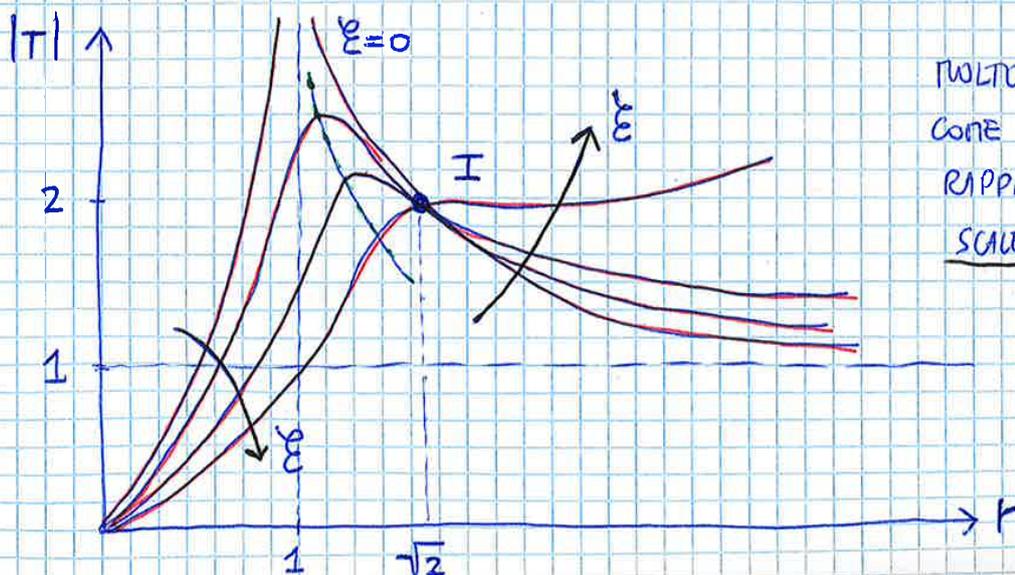
$$\lim_{r \rightarrow 0} |T| = 0$$

$$\lim_{r \rightarrow \infty} |T| = \begin{cases} \infty & \text{SE } \xi > 0 \\ 1 & \text{SE } \xi = 0 \end{cases}$$

COME SCELGO ξ ?

- SE $\xi = 0 \Rightarrow$ PROBLEMA DI RISONANZA "INFINITA"
- SE $\xi > 0 \Rightarrow$ PROBLEMA DELLE SOLLECITAZIONI SCARICATE A TERRA

L'ANDAMENTO DI $|T|$ vs r e' :



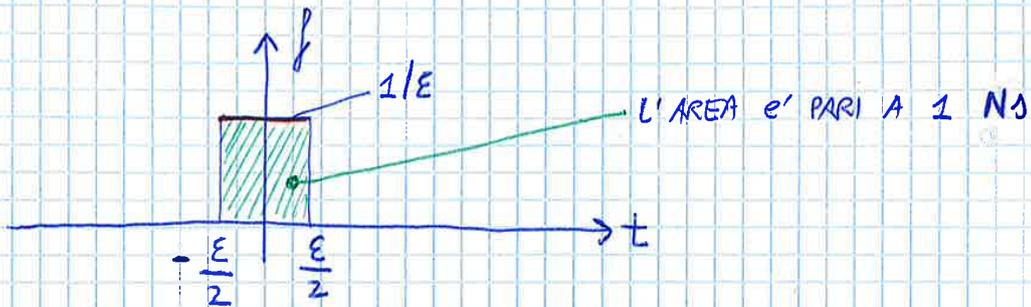
MOLTO SPESSO, GRAFICI
COME QUESTO SONO
RAPPRESENTATI IN
SCALE DOPPIO-LOGARITMICHE

POSSO APPREZZARE
VALORI MOLTO PICCOLI
E VALORI MOLTO GRANDI

• RISPOSTA ALL' IMPULSO UNITARIO (IMPULSE RESPONSE FUNCTION - IRF)

QUI VOGLIO CERCARE DI CALCOLARE LA RISPOSTA AD UNA FORZANTE IMPULSIVA (ED. UNA PARZELATA).

POSSO PENSARE ALLA SINGOLAZ. IMPULSIVA COME:

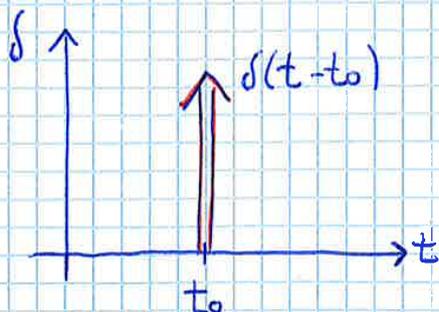


QUELLO CHE SI FA QUI e' INTRODURRE LA "DELTA DI DIRAC" $\delta(t)$:

$$\lim_{E \rightarrow 0} f(t) = \delta(t)$$

(LA $\delta(t)$ CHIARAMENTE PU' NON ESSERE RAPPRESENTATA IN ZERCO)

LA DEFINIZ. DELLA "DELTA DI DIRAC" e' LA SEGUENTE:



$$\delta(t-t_0) \Rightarrow \begin{cases} \delta(t-t_0) = 0 \quad \forall t \neq t_0 \\ \int_{-\infty}^{+\infty} \delta(t-t_0) dt = 1 \end{cases}$$

UNA PROPRIETA' DELLA "DELTA DI DIRAC" e' CHE PU' ESSERE VISTA COME UNA DERIVATA DEL GRADINO:

$$\delta(t-t_0) = \frac{d}{dt} [u(t-t_0)]$$

RITORNANDO AL PROBLEMA INIZIALE :

$$m\ddot{x} + c\dot{x} + kx = \delta(t) \rightarrow \text{FORZANTE, IL } \omega \text{ IMPULSO} \\ \text{E' UNITARIO}$$

CONTE CONDIZ. INIZIALI:

$$\begin{cases} x(0^-) = 0 \\ \dot{x}(0^-) = 0 \end{cases} \quad \left(\begin{array}{l} \text{SICURAMENTE: } x(0^+) \neq 0 \\ \dot{x}(0^+) \neq 0 \end{array} \right)$$

QUELLO CHE SI FA QUI E' UN DOPPIO PROCESSO DI INTEGRAZIONE:

$$\int_{-\epsilon/2}^{\epsilon/2} \int_{-\epsilon/2}^{\tau} (m\ddot{x} + c\dot{x} + kx) dt d\tau = \int_{-\epsilon/2}^{\epsilon/2} \int_{-\epsilon/2}^{\tau} \delta(t) dt d\tau$$

QUESTO PERS' NON BASTA, PER "SFOTTARE" LE CARATTERISTICHE DELLA DELTA DI DIRAC DEVO FAR TENDERE ϵ A ZERO:

$$\lim_{\epsilon \rightarrow 0} \int_{-\epsilon/2}^{\epsilon/2} \int_{-\epsilon/2}^{\tau} (m\ddot{x} + c\dot{x} + kx) dt d\tau = \lim_{\epsilon \rightarrow 0} \int_{-\epsilon/2}^{\epsilon/2} \int_{-\epsilon/2}^{\tau} \delta(t) dt d\tau$$

CALCOLO ORA L'INTEGRALE A 2° MEMBRO:

$$\begin{aligned} \lim_{\epsilon \rightarrow 0} \int_{-\epsilon/2}^{\epsilon/2} \int_{-\epsilon/2}^{\tau} \delta(t) dt d\tau &= \lim_{\epsilon \rightarrow 0} \int_{-\epsilon/2}^{\epsilon/2} \left[u(\tau) - u\left(-\frac{\epsilon}{2}\right) \right] d\tau \Rightarrow \\ &= \lim_{\epsilon \rightarrow 0} \left[\tau u(\tau) \right]_{-\epsilon/2}^{\epsilon/2} = \lim_{\epsilon \rightarrow 0} \left[\frac{\epsilon}{2} u\left(\frac{\epsilon}{2}\right) + \frac{\epsilon}{2} u\left(-\frac{\epsilon}{2}\right) \right] = 0 \end{aligned}$$

$= 1$

PER QUANTO RIGUARDA IL 1° MEMBRO, INVECE:

PERTANTO SI OTTiene: $\dot{x}(0^+) = \frac{1}{m}$

TUTTAVIA, DAL PUNTO DI VISTA DIMENSIONALE L'EQUAZ. SEMBREREBBE NON TORNARE!

QUESTO POICHÉ:

$$\int \Rightarrow [s^{-2}] \quad [N \cdot s] \Rightarrow \text{UNITA' DI MISURA DELL'IMPULSO DI UNA FORZA}$$

$$m\ddot{x} + c\dot{x} + kx = \textcircled{1} \cdot f(t)$$

PERTANTO:

$$\dot{x}(0^+) = \left[\frac{N \cdot s}{kg} \right] = \left[\frac{kg \cdot \frac{m}{s^2} \cdot s}{kg} \right] = \left[\frac{m}{s} \right]$$

IL $\textcircled{1}$ E' IL NOTIVO DEL MOTTE "IMPULSO UNITARIO" \Rightarrow NON CONOSCO LA FORZA DELLA PARTECATA, MA SOLO IL SUO IMPULSO!

VEN 14 OTT

ANDATO ORA AD APPLICARE LE CONDIZ. INIZIALI (IL SISTEMA E' E L1):

$$x(t) = (a \cos \omega_d t + b \sin \omega_d t) e^{-\xi \omega_n t}$$

IN QUESTO CASO:

$$x(0^+) = a = 0 \Rightarrow \text{QUI CONVIENE PRIMA APPLICARE LE CONDIZ. INIZIALI COSI' SI SEMPLIFICA IL PROBLEMA!}$$

DERIVANDO:

$$\dot{x}(t) = b \omega_d \cos \omega_d t e^{-\xi \omega_n t} - \xi \omega_n e^{-\xi \omega_n t} \cdot b \sin \omega_d t$$

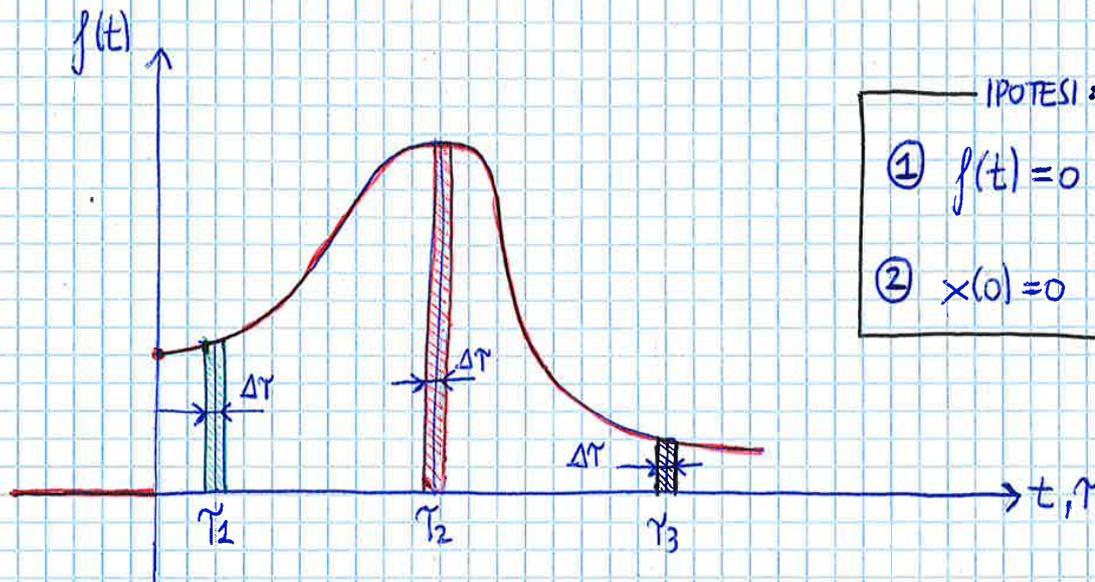
$$\dot{x}(0^+) = b \omega_d = 1/m$$

• FORZANTE ARBITRARIA

$$m\ddot{x} + c\dot{x} + kx = f(t)$$

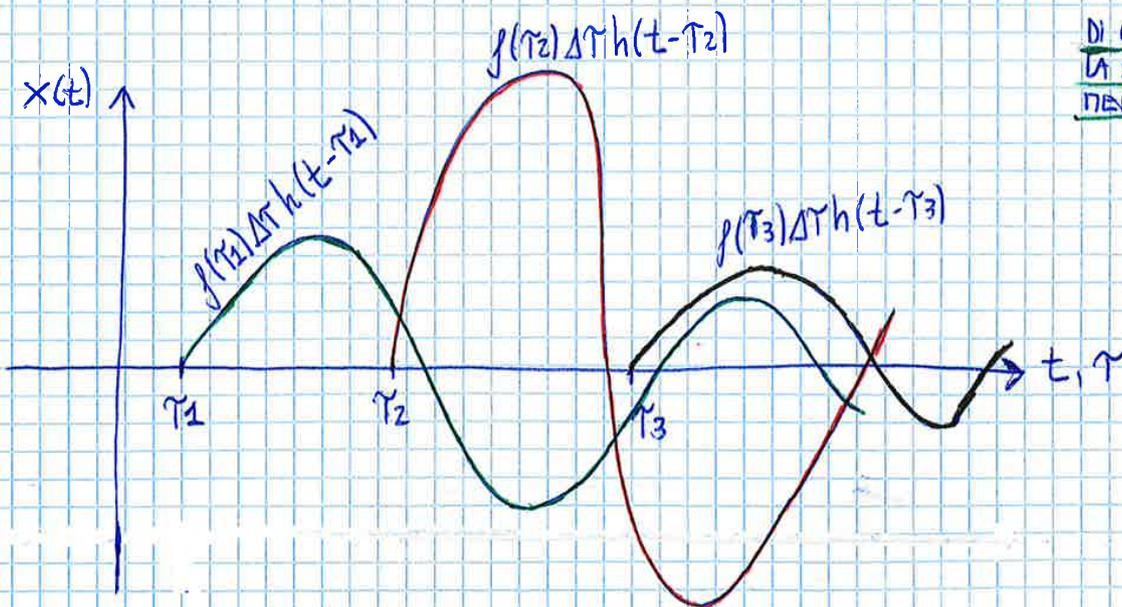
CON $f(t)$: FUNZIONE QUALUNQUE

CONSIDERIAMO INIZIAMENTE 2 GRAFICI E PRENDIAMO 3 GENERICI
ISTANTI ED I RELATIVI IMPULSI :



- IPOTESI:
- ① $f(t) = 0 \quad \forall t < 0$
 - ② $x(0) = 0 \wedge \dot{x}(0) = 0$

DI QUESTE 2 IPOTESI
LA 2° E' ELIMINABILE,
MENTRE LA PRIMA NO!



NON CONOSCO ANCORA LA $f(t)$ MA SO CALCOLARE LA RISPOSTA AD
UN IMPULSO DI UNA CERTA ENTITA' \Rightarrow CONSIDERO QUINDI τ_1, τ_2 e τ_3 .
IMMAGINO ORA CHE AGISCA UN SOLO RETTANGOLO \Rightarrow QUESTO GENEREREA' UNA
CERTA RISPOSTA: $f(\tau_1)\Delta\tau h(t-\tau_1) \Rightarrow$ RISPOSTA AL SOLO RETTANGOLO VERDE.
APPLICANDO ORA IL RETTANGOLO ROSSO \Rightarrow QUESTA VOLTA PERO' L'AMPIEZZA

QUEST'ULTIMO SI DEFINISCE COME INTEGRALE DI CONVOLUZIONE O DI DUHAMEL:

$$x(t) = \int_0^t f(\tau)h(t-\tau) d\tau \rightarrow \text{INTEGRALE DI CONVOLUZIONE}$$

VEDIAMO ORA ALCUNE PROPRIETA' DI QUESTO INTEGRALE:

① PONENDO $t - \tau = \lambda \Rightarrow \tau = t - \lambda$

$$\left. \begin{array}{l} \tau = 0 \Rightarrow \lambda = t \\ \tau = t \Rightarrow \lambda = 0 \end{array} \right\} \text{ESTREMI DI INTEGRAZ.} \quad d\tau = -d\lambda$$

DUNQUE SI OTTENE CHE:

$$x(t) = \int_t^0 f(t-\lambda)h(\lambda)(-d\lambda) = \int_0^t f(t-\lambda)h(\lambda)d\lambda = \int_0^t f(t-\tau)h(\tau)d\tau$$

NELL'ULTIMO PASSAGGIO HO SOSTITUITO λ CON τ POICHE' "VARIABILE PUSTA".
CONFRONTANDO GLI INTEGRALE ALL'INIZIO E ALLA FINE:

$$\int_0^t f(\tau)h(t-\tau) d\tau \iff \int_0^t f(t-\tau)h(\tau) d\tau$$

POSSO DUNQUE "SHIFTARE" UNA DELLE 2 FUNZIONI.

PROPRIETA' DI CONVOLUZIONE

SIMBOLICAMENTE, QUINDI, LA CONVOLUZIONE VIENE INDICATA CON:

$$f(t) \circledast h(t)$$

QUEST'ULTIMA RAPPRESENTA IL PRODOTTO DI 2 FUNZIONI, DI CUI UNA E' SHIFTATA (TIPICAM. QUELLA PIU' FACILE).

③ SE LE CONDIZ. INIZIALI NON SONO NULLE (NON VALE PERTANTO UNA DELLE IPOTESI INIZIALI) QUELLO CHE BISOGNA FARE E' AGGIUNGERE LA RISPOSTA AUE CONDIZ. INIZIALI:

$$x(t) = \int_0^t f(\tau) h(t-\tau) d\tau + \text{RISPOSTA AUE CONDIZ. INIZIALI}$$

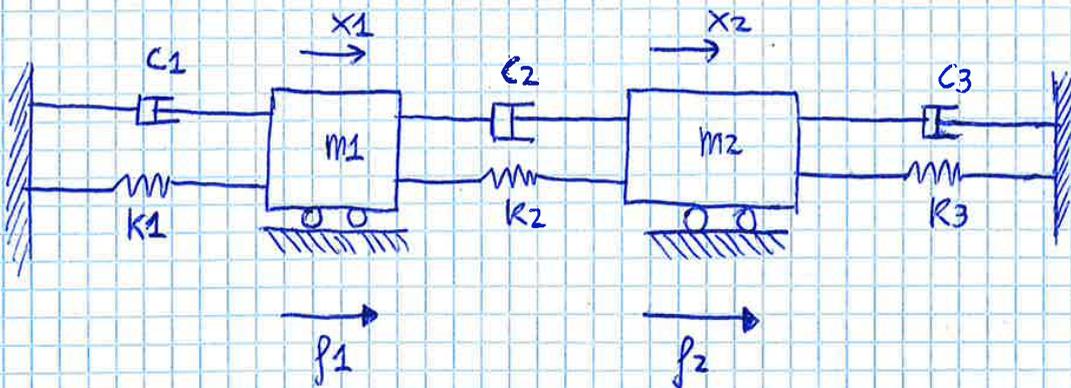
QUI LE CONDIZ. INIZIALI SONO TALI PERCU IO STO APPLICANDO UNA FORZA MENTRE IL SISTEMA SI STA GIA' MUOVENDO!

MER 19 OTT

VEDREMO O RA SISTEMI CON PIU' DI 1 GRADO DI LIBERTA': PER FARE CIO' ABBIAMO BISOGNO DELL' ANALISI MODALE E DEGLI AUTOVALORI.

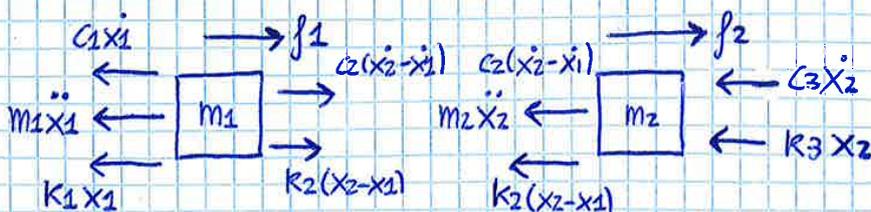
• SISTEMI MDOF (A MOLTI GRADI DI LIBERTA')

NOI SAPPIAMO TUTTO SUI SISTEMI SDOF:



IL PROBLEMA NASCE QUANDO I 2 SISTEMI SDOF SONO ACCOUPATI!
QUELLO CHE SAPPIAMO FARE E' SCRIVERE LE EQUAZ. DEL MOTO:

DCL



FACCIAMO ORA IL SALTO DAL PARTICOLARE AL GENERICO :

PER I SISTEMI MDOF (A PIÙ DI 2 DOF) LE EQUAZ. DEL MOTO SI POSSONO SEMPRE SCRIVERE IN QUESTO MODO :

$$[m] \{\ddot{x}\} + [c] \{\dot{x}\} + [k] \{x\} = \{f\}$$

$$\{x\} = [x_1 \ x_2 \ x_3 \ \dots \ x_m]^T$$

LA TRASPOSTA SERVE SOLO ED ESCLUSIVAMENTE PER RISPARMIARE SPAZIO

CODE NOMENCLATURA :

$[m] \Rightarrow$ MATRICE DI MASSA

$[c] \Rightarrow$ MATRICE DI SMORZAMENTO

$[k] \Rightarrow$ MATRICE DI RIGIDEZZA

} $\in \mathbb{R}^{n,n}$

$\{x\} \Rightarrow$ 1 COLONNA
n RIGHE

$\{x\}^T \Rightarrow$ 1 RIGA
n COLONNE

PROPRIETÀ'

①° È SEMPRE POSSIBILE SCRIVERE LE EQUAZ. DEL MOTO IN MODO CHE LE TRE MATRICI SIANO SIMMETRICHE (QUESTO VALE PER I "SISTEMI NATURALI").

NATURALMENTE, È POSSIBILE CHE LE MATRICI NELL'EQUAZ. SCRITTA NON SIANO SIMMETRICHE :

È SEMPRE POSSIBILE $\neg \Rightarrow$ SUCEDE SEMPRE !

TUTTAVIA, POICHÉ L'ANALISI MODALE SI FONDA SULLA SIMMETRIA DEVO FARE IN MODO CHE LE MATRICI SIANO COPUNQUE SIMMETRICHE !

②° $[m]$ È DEFINITA POSITIVA

$[k]$ e $[c]$ SONO DEFINITE POSITIVE o SEMIDEFINITE POSITIVE

POSSO QUI RICICLARE QUELLO CHE HO SCRITTO PRIMA PONENDO:

$$[c] = 0 \quad [k] = \begin{bmatrix} k & -k \\ -k & k \end{bmatrix}$$

UTILIZZANDO IL CRITERIO DI SYLVESTER:

$$\det k = k > 0$$

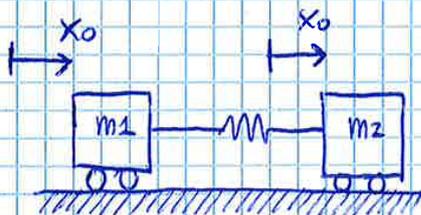
$$\det \begin{bmatrix} k & -k \\ -k & k \end{bmatrix} = k^2 - k^2 = 0 \rightarrow \text{MATRICE SEMIDEFINITA POSITIVA!}$$

QUESTO POICHÉ L'ENERGIA POTENZ. ELASTICA PER UN SISTEMA 2DOF:

$$V = \frac{1}{2} \{x\}^T [k] \{x\}$$

ESISTE PERTANTO UN $\{x\} \neq \{0\}$ CHE NON FA VARIARE L'ENERGIA POTENZIALE ELASTICA.

QUESTO INSIEME È CHIARAMENTE DATO DA: $x_1 = x_2$



QUESTI SISTEMI SI DICONO "SEMIDEFINITI" e AVRANNO SEMPRE ALMENO UN AUTOVALORE NULLO ($\omega_1^2 = 0$).

MATRICI SEMIDEFINITE POSITIVE



ESISTE UN INSIEME DI SPOSTAMENTI (NON NULLI) CHE NON ALTERA L'ENERGIA POTENZ. ELASTICA

• ANALISI MODALE

VOGLIAMO QUI TRASFORMARE UN SISTEMA A N DOF IN N SISTEMI SDOF \Rightarrow VOGLIAMO DISACCOUPIARE!

QUELLO CHE FAREMO SEGUE QUESTO PROCESSO:

$$[m]\{\ddot{x}\} + [c]\{\dot{x}\} + [k]\{x\} = \{f\}$$

$$[c] = [c_0] \wedge \{f\} = \{f_0\}$$

RICERCA SOLUZ. IN FORMA

AUTOPROBLEMA (EVP)

$\{\psi_i\}$ AUTOVETTORI
MODI
 W_i^2 AUTOVALORI

ORTOGONALITA' DEI MODI

TEOREMA DI ESPANSIONE

TRASFORMAZ. MODALE

DISACCOUPIAMENTO DELLE EQUAZ.

SMORZAMENTO PROPORZIONALE

$$\{f\} \neq \{f_0\}$$

RISPOSTA LIBERA

RISPOSTA ALLA FORZANTE ARMONICA

$$\frac{\ddot{g}(t)}{g(t)} = - \frac{\{x_0\}^T \cdot [K] \cdot \{x_0\}}{\{x_0\}^T \cdot [m] \cdot \{x_0\}} = - \omega^2$$

($\omega = 0$ QUANDO $[K]$ E' SEMIDEFINITA POSITIVA)

ω RAPPRESENTA UNA "PULSAZIONE".

NEL DOMINIO DEL TEMPO, PERTANTO:

$$\ddot{g}(t) + \omega^2 g(t) = 0$$

LA CUI SOLUZIONE E' :

- $g(t) = \cos(\omega t + \theta)$ SE $\omega^2 > 0$

- $g(t) = At + B$ SE $\omega^2 = 0$

SUPPONENDO CHE $\omega^2 > 0$, ALLORA LA SOLUZ. SINCRONA E' :

$$\{x(t)\} = \{x_0\} \cos(\omega t + \theta)$$

PER TROVARE $\{x_0\}$, IL QUALE MI COMUNICA L'ENTITA' DEGLI SPOSTAM. DELLE VARIE MASSE :

$$-\omega^2 [m] \{x_0\} \cos(\omega t + \theta) + [K] \{x_0\} \cos(\omega t + \theta) = \{0\} \Rightarrow$$

$$([K] - \omega^2 [m]) \{x_0\} = \{0\}$$

PROBLEMA AGLI AUTOVALORI (EIGENVALUE PROBLEM)

EVP

QUESTI CI DICONO IN QUALCHE MODO COME SI MUOVE LA STRUTTURA.
 QUESTI MODI SI COMBINANO TUTTI INSIEME.

ESISTONO n AUTOVETTORI e n AUTOVALORI: IN REALTÀ' GLI AUTOVETTORI SONO DEFINITI A MENO DI UNA COSTANTE Moltiplicativa, OUNERO:

$$\text{es. } \left. \begin{aligned} \{ \Psi_1 \} &= [1 \ 2 \ 5 \ -3]^T \\ \{ \Psi_2 \} &= [-10 \ 20 \ 50 \ -30]^T \end{aligned} \right\} \{ \Psi_2 \} = \{ \Psi_2 \}$$

PER QUESTO MOTIVO GLI AUTOVETTORI NON SONO n , MA $\infty^n \Rightarrow$ NOI DIREMO PERÒ CHE SONO n .

A DIFFERENZA DI UNA COSTANTE Moltiplicativa LO SPOSTAMENTO DELLA MASSA 1 HA LA STESSA FORMA DELLO SPOSTAMENTO DELLA MASSA 2 (QUESTO SPIEGA IL PERCHÉ DEL TERMINE "FORMA MODALE").

IN GENERALE:

ω_i^2 e $\{ \Psi_i \}$ DEFINISCONO IL MODO DI VIBRARE i -ESIMO

DEFINISCO ORA:

$$\begin{bmatrix} \omega_1^2 & 0 & \dots & 0 \\ 0 & \omega_2^2 & \dots & 0 \\ \vdots & 0 & \ddots & \vdots \\ 0 & 0 & \dots & \omega_n^2 \end{bmatrix} = [\Lambda]$$

INSERENDO GLI AUTOVETTORI PER COLONNA IN UNA MATRICE, DEFINISCO LA MATRICE MODALE (O MATRICE DEGLI AUTOVETTORI):

$$\begin{bmatrix} \{ \Psi_1 \} & \{ \Psi_2 \} & \dots & \{ \Psi_n \} \end{bmatrix} = [\Psi] \Rightarrow \text{MATRICE MODALE}$$

$N \times N$

$$\{\psi_s\}^T W_r^2 [m] \{\psi_r\} = \{\psi_s\}^T [k] \{\psi_r\} \quad (1)$$

$$\{\psi_r\}^T W_s^2 [m] \{\psi_s\} = \{\psi_r\}^T [k] \{\psi_s\} \quad (2)$$

TRASPONENDO LA SECONDA:

$$\{\psi_s\}^T W_s^2 [m]^T \{\psi_r\} = \{\psi_s\}^T [k]^T \{\psi_r\} \quad (2^T)$$

ESSENDO $[m]$ e $[k]$ SIMMETRICHE: $[m] = [m]^T \wedge [k] = [k]^T$

CALCOLO ORA (1) - (2)^T:

$$(W_r^2 - W_s^2) \{\psi_s\}^T [m] \{\psi_r\} = 0 \quad (1) - (2)^T$$

MER 26 OTT

ORA, SE $W_r \neq W_s$:

POICHE' $(W_r^2 - W_s^2) \neq 0 \Rightarrow \{\psi_s\}^T [m] \{\psi_r\} = 0$

M-ORTOGONALITA'

QUESTA CONDIZ. SI CHIAMA "M-ORTOGONALITA'" (M-1) \Rightarrow
GLI AUTOVETTORI $\{\psi_s\}$ e $\{\psi_r\}$ SONO ORTOGONALI A TRAVERSO LA MATRICE $[m]$

SE $W_r = W_s$ ($v=s$, NO AUTOVALORI RIPETUTI):

$$\{\psi_r\}^T [m] \{\psi_r\} \text{ PUÒ ESSERE NULLO OPPURE NO!}$$

IN REALTA' POSSIAMO DIRE CHE:

$$\{\psi_r\}^T [m] \{\psi_r\} = m_r > 0 \quad (\text{ESSENDO } [m] \text{ DEFINITA POSITIVA})$$

PASSA MODALE

SFRUTTANO QUESTA PROPRIETA'

DIMOSTRIAMO ORA (PER ASSURDO) IL TEOREMA :

CONSIDERO UNA COMBINAZ. LINEARE DI AUTOVETTORI e SI IPOTIZZA CHE QUESTA SIA NULLA CON c_r NON TUTTI NULLI :

$$c_1 \{ \psi_1 \} + \dots + c_n \{ \psi_n \} = \sum_{r=1}^n c_r \{ \psi_r \} = 0 \quad \text{CON } c_r \text{ NON TUTTI NULLI}$$

QUESTO IMPLICA CHE CI SONO DEGLI AUTOVETTORI LINEARMENTE DIPENDENTI.

UTILIZZANDO ORA "L'APPARTEZZA AUTOVETTORI" :

$$\{ \psi_s \}^T [m]$$

MOLTIPLICANDO A SINISTRA PER QUESTA ENTITA' :

$$\{ \psi_s \}^T [m] \sum_{r=1}^n c_r \{ \psi_r \} \Rightarrow \sum_{r=1}^n \{ \psi_s \}^T [m] \{ \psi_r \} c_r = 0 \Rightarrow$$

$$\{ \psi_s \}^T [m] \{ \psi_1 \} c_1 + \dots + \{ \psi_s \}^T [m] \{ \psi_n \} c_n = 0$$

APPLICANDO LA M-ORTOGONALITA', SE $s \neq 1$ ALLORA IL 1° TERMINE E' NULLO... :

$$0 + 0 + \dots + m_s c_s + 0 + \dots + 0 = 0$$

L'APPARTEZZA AUTOVETTORI APPARTEZZA TUTTI TRanne IL VALORE DI $r=s$!

$$\text{POICHE' } m_s \neq 0 \Rightarrow c_s = 0$$

RIPETENDO ORA PER OGNI s :

$$\forall s : c_s = 0 \quad (\text{CON } s = 1, \dots, n)$$

$$[m] \{\ddot{x}\} + [k] \{x\} = \{0\}$$

ABBIAMO WOLTRE IL RISULTATO DEL PROBLEMA AGLI AUTOVALORI:

$$EVP([k], [m]) = (\omega_r^2, \{\psi_r\})$$

L'OPERAZ. CHE SI FA E' QUELVA DI APPLICARE LA TRASFORMAZ. MODALE (DIRETTA):

$$\{x\} = [\psi] \{\eta\}$$

DOVE: $\{\eta(t)\} \Rightarrow$ VECTORE DELLE COORDINATE MODALI

QUEST'ULTIMA RAPPRESENTA UNA SORTA DI "CAMBIO DI COORDINATE".
NON RIESCO A RISOLVERE L'EQUAZ. IN X \Rightarrow INTRODUCO UNA NUOVA VARIABILE!

FARÒ CÙ UTILIZZANDO LA PATRICE MODALE.

I VARI PASSAGGI PREVEDONO:

LE COORD. MODALI (E COORD. NATURALI) RAPPRESENTANO DELLE COORD. PRIVILEGIATE, CHE ANDRÒ AD UTILIZZARE NELL' EQUAZ DEL MOTO:

$$\{\ddot{x}\} = [\psi] \{\ddot{\eta}\}$$

(ESSENDO LA PATRICE $[\psi]$ E $\mathbb{R}^{n \times n}$ COSTANTE PER I SISTEMI LINEARI) TEMPO INVARIANTI.

DUNQUE:

$$[m][\psi] \{\ddot{\eta}\} + [k][\psi] \{\eta\} = \{0\}$$

MOLTIPLICANDO A SINISTRA PER $[\psi]^T$ (STO APPLICANDO L'ORTOGONALITÀ AUTOVETTORI):

POICHÉ ALMENO 1 DELLE 3 MATRICI NON È DIAGONALE LE EIGENVAL. SONO SICURAM. ACCOPPIATE.

CONSIDERO ORA L'AUTOVALORE (EVP) NON STORZATO:

$$EVP([K], [M]) = (\omega_r^2, \{\psi_r\})$$

LA MATRICE MODALE $[\Psi]$ È RELATIVA AL PROBLEMA NON STORZATO!

QUINDI, APPLICANDO LA TRASFORMAZ. MODALE (APPLICATA AL PROBL. NON STORZATO):

$$[M][\Psi]\{\ddot{\eta}\} + [C][\Psi]\{\dot{\eta}\} + [K][\Psi]\{\eta\} = \{0\}$$

MOLTIPLICANDO PER $[\Psi]^T$:

$$[\Psi]^T [M] [\Psi] \{\ddot{\eta}\} + [\Psi]^T [C] [\Psi] \{\dot{\eta}\} + [\Psi]^T [K] [\Psi] \{\eta\} = \{0\}$$

$$[\Lambda_{Mr}] \{\ddot{\eta}\} + \underbrace{\{\Psi\}^T [C] [\Psi] \{\dot{\eta}\}} + [\Lambda_{Kk}] \{\eta\} = \{0\}$$

PER QUANTO RIGUARDA IL 2° ADDENDO:

GENERALMENTE $[\Psi]^T [C] [\Psi]$ NON È DIAGONALE!

NELLA PRATICA, NOI FAREMO FINTA CHE QUESTA MATRICE SIA DIAGONALE, OMBRE ADOTTEREMO UN'IPOTESI DI STORZAMENTO PROPORZIONALE.

QUESTA APPARENTE APPROSSIMAZ. È NECESSARIA POICHÉ ALTREMENTE NON SE NE ESCE DALLA QUESTIONE.

SI DEFINISCE, PERTANTO, COME "STORZAMENTO PROPORZIONALE" $[C]$ TALE CHE:

$$[\Psi]^T [C] [\Psi] \text{ È DIAGONALE}$$

QUEST'ULTIMA È VALIDA SOLO SE C'È SFORZAN. PROPORZIONALE!

VEDIAMO ORA PULS. PROPRIA E FATTORE DI SFORZAMENTO:

$$\ddot{\eta}_r + \left(\frac{c_r}{m_r}\right) \dot{\eta}_r + \left(\frac{k_r}{m_r}\right) \eta_r = 0 \Rightarrow$$

$$\ddot{\eta}_r + \left(2 \sum c_r \omega_r\right) \dot{\eta}_r + \left(\omega_r^2\right) \eta_r = 0$$

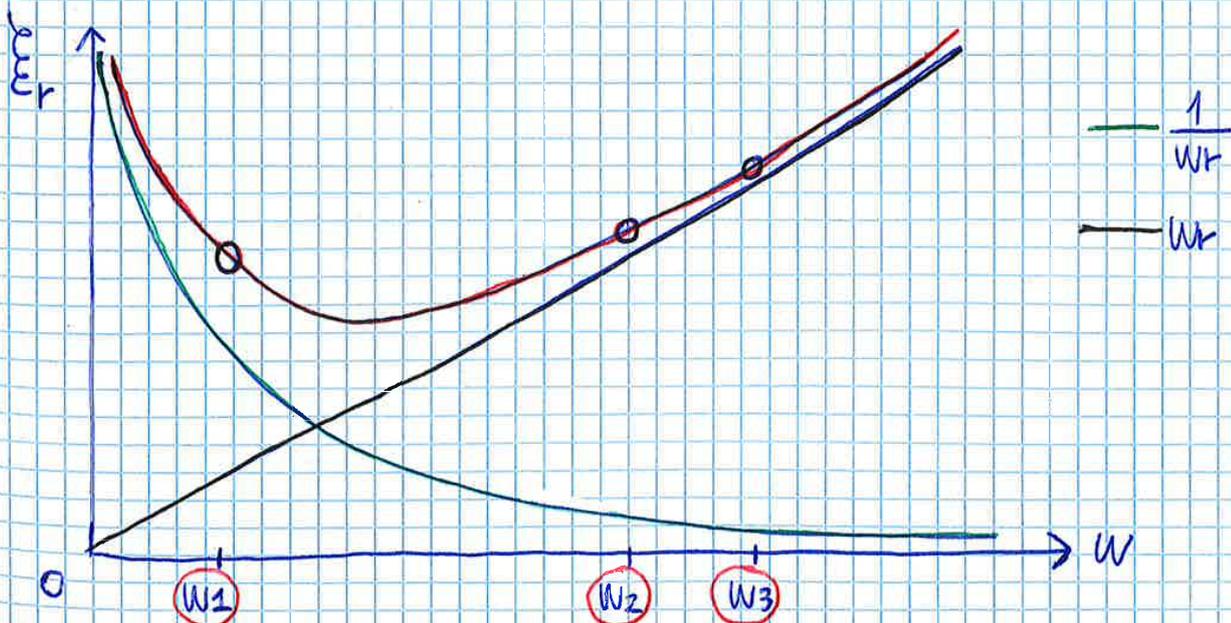
ω_r e $\sum c_r$ SI DICONO "PARAMETRI MODALI"!

NEL CASO SPECIFICO POSSIAMO CALCOLARE IL PARAMETRO DI SFORZAMENTO
IN FUNZIONE DI α E β :

$$2 \sum c_r \omega_r = \frac{c_r}{m_r} = \frac{\alpha m_r + \beta k_r}{m_r} \quad (c_r: \text{SFORZAN. MODALE})$$

$$2 \sum c_r \omega_r = \alpha + \beta \omega_r^2 \Rightarrow \sum c_r = \frac{\alpha}{2} \left(\frac{1}{\omega_r}\right) + \frac{\beta}{2} \left(\omega_r\right)$$

QUI C'È IL LEGAME TRA IL FATTORE DI SFORZAN. E LE PULS. PROPRIE!
QUESTA LEGGE GRAFICAMENTE È:



POICHÉ VALE PER OGNI Istante DI TEMPO, LA TRASFORMAZ. MODALE INVERSA È ANCHE:

$$\{\dot{\eta}(t)\} = [\Psi]^{-1} \{\dot{x}(t)\}$$

IL PROBLEMA DI CAUCHY CHE DOBBIAMO RISOLVERE È IL SEGUENTE:

$$\begin{cases} [M] \{\ddot{x}\} + [C] \{\dot{x}\} + [K] \{x\} = \{0\} \\ \{x(0)\} = \{x_0\} \\ \{\dot{x}(0)\} = \{\dot{x}_0\} \end{cases} \quad \text{2n CONDIZ. INIZIALI}$$

DEVO DETERMINARE A_1 e B_1 : HO 2n COSTANTI DA DETERMINARE \Rightarrow HO BISOGNO DI 2n EQUAZ. \Rightarrow LE CONDIZ. INIZIALI!

NEL CASO DI SISTEMI SDOF: $n=1$

IL PROBLEMA È TRASFERIRE LE CONDIZ. INIZIALI DAL DOMINIO FISICO A QUELLO MODALE! APPLICANDO LE 2n CONDIZ. INIZIALI:

$$\{\eta_0\} = [\Psi]^{-1} \{x_0\} \quad \{\dot{\eta}_0\} = [\Psi]^{-1} \{\dot{x}_0\} \quad (t=0)$$

DEVO QUINDI RISOLVERE UN SISTEMA ALGEBRICO LINEARE!

$($ $[\Psi]$, INOLTRE, NON È SINGOLARE, OVEVERO: $\det([\Psi]) \neq 0$ SICURAMENTE $)$
 IN ALTRE PAROLE SIGNIFICA CHE $[\Psi]$ È INVERTIBILE.

LA 1ª STRADA PREVEDE QUINDI L'INVERSIONE DELLA MATRICE MODALE & LA RISOLUZIONE DEL SISTEMA ALGEBRICO LINEARE!

TUTTAVIA, SE I GRADI DI LIBERTÀ SONO TANTI È MOLTO ONEROSO & ADDIRITTURA IMPOSSIBILE (DAL PUNTO DI VISTA COMPUTAZIONALE) INVERTIRE LE MATRICI!

ANALOGAMENTE PER LE VELOCITA' :

$$\begin{aligned} \{\Psi_s\}^T [M] \{\dot{x}_0\} &= \{\Psi_s\}^T [M] \sum_{r=1}^n \{\Psi_r\} \dot{\eta}_{r0} = m_s \dot{\eta}_{s0} \Rightarrow \\ &= m_s (B_s W_s - \sum_s W_s A_s) \end{aligned}$$

POSSO ORA RICAVARE A_s e B_s (CON IL PEDICE r , CHE POSSO CAMBIARE A PIACIMENTO) :

$$A_r = \frac{\{\Psi_r\}^T [M] \{\dot{x}_0\}}{m_r}$$

$$B_r = \frac{\{\Psi_r\}^T [M]}{m_r W_r} \left(\{\dot{x}_0\} + \sum_r W_r \{\dot{x}_0\} \right)$$

QUESTO E' IL RISULTATO DELLA 2° STRADA!

VEDIAMO ORA I VANTAGGI DELLA 2° STRADA :

- NON E' RICHIESTA L'INVERSIONE DI $[\Psi]$ e NON DEVO CONIUNQUE RISOLVERE UN SISTEMA ALGEBRICO LINEARE.
- SE VOGLIO CONOSCERE LA RISPOSTA DEI PRIMI MODI NON SONO OBBLIGATO A CALCOLARMI TUTTI GLI ALTRI MODI! QUESTO E' PARTICOLARMENTE VANTAGGIOSO POICHE' TIPICAMENTE CONTANO PROPRIO I PRIMI MODI.
POSSO PERTANTO LAVORARE CON I PRIMI MODI SENZA CONOSCERE I SUCCESSIVI!

QUESTI VANTAGGI SONO TANTO PIU' EVIDENTI QUANTO PIU' SONO ELEVATI I GRADI DI LIBERTA'!

MER 2 NOV

• RISPOSTA FORZATA SISTEMI MDOF CON SFORZATI PROPORZ.

L'EQVAZ. DEL MOTO FORZATO CHE CONSIDERIAMO E':

$$[m] \{\ddot{x}\} + [c] \{\dot{x}\} + [k] \{x\} = \{f(t)\}$$

APPLICO LA TRASFORMAZ. MODALE DIRETTA:

$$\{x(t)\} = [\Psi] \{\eta(t)\} \quad \text{DUNQUE:}$$

$$[m][\Psi] \{\ddot{\eta}\} + [c][\Psi] \{\dot{\eta}\} + [k][\Psi] \{\eta\} = \{f(t)\}$$

MOLTIPLICO ORA A SINISTRA PER $[\Psi]^T$:

$$[\Psi]^T [m] [\Psi] \{\ddot{\eta}\} + [\Psi]^T [c] [\Psi] \{\dot{\eta}\} + [\Psi]^T [k] [\Psi] \{\eta\} = [\Psi]^T \{f(t)\}$$

PONIAMO ORA: $[\Psi]^T \{f(t)\} = \{Q(t)\}$ \Rightarrow VECTORE DELLE FORZANTI MODALI

QUEST'ULTIMA OPERAZ. "SPALTA" LA FORZANTE SUI VARI MODI!

POICHE' SI OTTENGONO 3 MATRICI DIAGONALI, L'EQVAZ. MATRICIALE SI TRADUCE IN N EQVAZ. DIACCOPPIATE:

$$m_r \ddot{\eta}_r + c_r \dot{\eta}_r + k_r \eta_r = \{\Psi_r\}^T \{f(t)\} = Q_r(t)$$

QUESTO E' UN SDOF FORZATO!

LA RISPOSTA SI CALCOLA CON L'INTEGRALE DI CONVOLUZIONE:

(2.65) pag 49 

$$\{x(t)\} = \{x_0\} e^{i\omega t}$$

DUNQUE, SOSTITUENDO NELL'EQUAZ. DEL MOTTO :

$$\{\ddot{x}\} = -\omega^2 \{x_0\} e^{i\omega t}$$

$$([K] - \omega^2 [M] + i\omega [C]) \{x_0\} e^{i\omega t} = \{F_0\} e^{i\omega t}$$

PASSIAMO QUINDI NEL DOMINIO DELLE FREQUENZE.

definiz : $[K] - \omega^2 [M] + i\omega [C] = [K_{din}(\omega)]$

MATRICE DI RIGIDEZZA DINAMICA

MATRICE DI RIGIDEZZA DINAMICA

DOBBIAMO ORA CALCOLARE IL VETTORE DELLE AMPIEZZE COMPLESSE $\{x_0\}$ E \mathbb{C}^n . QUESTO VETTORE CONTIENE INFORMAZIONI SULLE AMPIEZZE E ANCHE SULLE FASI!

A CAUSA DELLE TANTE FREQUENZE E DELLE TANTE FASI NON E' POSSIBILE ESPRIMERE LA RISPOSTA IN MODO "GRADEVOLE" => IL MOTTO COMPLESSIVO E' UN BEL "CASINO"!

PER RICAVARE $\{x_0\}$:

$$\{x_0\} = ([K] - \omega^2 [M] + i\omega [C])^{-1} \{F_0\} = [K_{din}(\omega)]^{-1} \{F_0\} \Rightarrow$$

$$= [\alpha(\omega)] \cdot \{F_0\} \quad \text{DOVE :}$$

$$[\alpha(\omega)] = [K_{din}(\omega)]^{-1} \Rightarrow \text{MATRICE DI RECETTANZA}$$

$$(k_r - \omega^2 m_r + i\omega c_r) \eta_{r0} e^{i\omega t} = \{\gamma_r\}^T \{F_0\} e^{i\omega t}$$

DA QUESTA RICOVO η_{r0} :

$$\eta_{r0} = \frac{\{\gamma_r\}^T \{F_0\}}{k_r - \omega^2 m_r + i\omega c_r}$$

TEOREMA DI ESPANSIONE

ESSENDO: $\{x(t)\} = \{x_0\} e^{i\omega t} = \sum_{r=1}^n \{\gamma_r\} \eta_{r0} e^{i\omega t} \Rightarrow$

$$\frac{\{x(t)\}}{e^{i\omega t}} = \{x_0\} = \sum_{r=1}^n \{\gamma_r\} \eta_{r0}$$

RICOVO DUNQUE CHE :

$$\{x_0\} = \sum_{r=1}^n \frac{\{\gamma_r\}^T \{F_0\} \{\gamma_r\}}{k_r - m_r \omega^2 + i\omega c_r}$$

$\{x_0\} \in \mathbb{C}^n$ A CAUSA DELLA PRESENZA DELLO SMORZAMENTO: $i\omega c_r$

- SE C'È SMORZAMENTO LA RISPOSTA È COMPLESSA!

INOLTRE, LA SOMMATORIA "ACCOPPIA" TUTTI I MODI, CHE PERTANTO RISULTANO DIFFICILMENTE DISTINGUIBILI NELLA RISPOSTA.

VANTAGGI E SVANTAGGI DI QUESTA 2ª STRADA SONO I COMPLEMENTARI DI QUELLI VISTI NELLA PRIMA.

QUESTA STRADA CONSENTE, INOLTRE, DI ANALIZZARE SOLO I PRIMI MODI \Rightarrow GLI ALTRI NON LI CONSIDERO PROPRIO!
È ANCHE POSSIBILE CAPIRE LE CAUSE DI EVENTUALI "ANOMALIE" \Rightarrow STUDIO I SINGOLI MODI.

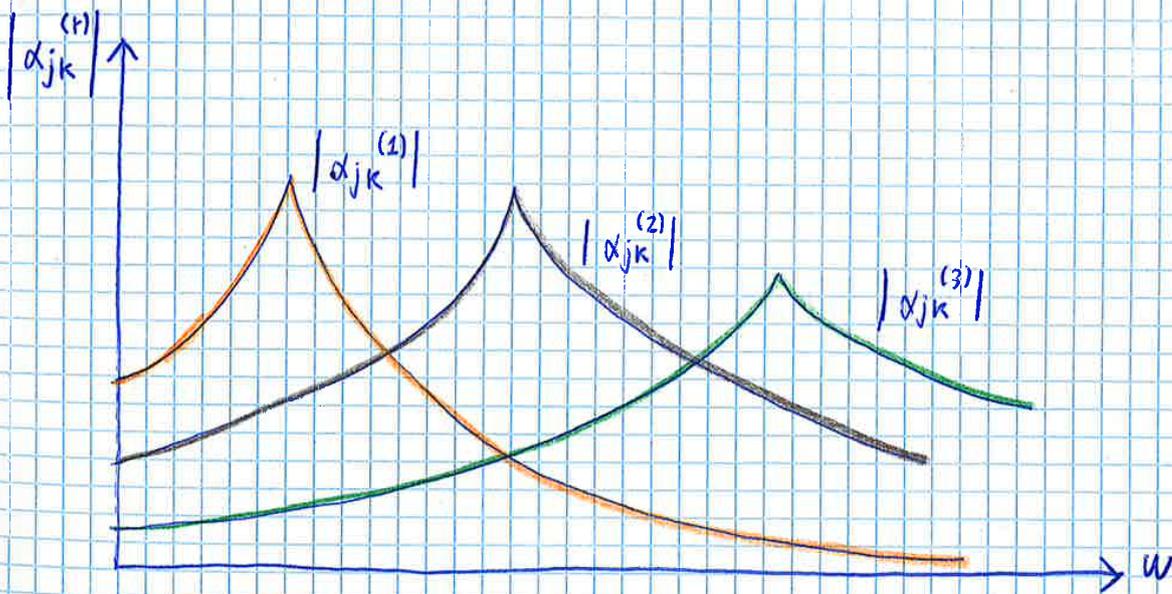
AVENDO n DOF NON ESISTE, TUTTAVIA, UNA FORMULA PER CALCOLARE LE VARIE FREQUENZE DI RISONANZA.

SI PUÒ RAGIONARE PARTENDO DAL CASO NON SFORZATO ($C_r = 0$):

SE $C_r = 0$ LE PULSAZIONI DI RISONANZA SONO $\omega_1 \leq \omega_2 \leq \dots \leq \omega_n$

QUANDO LO SFORZAT. È PICCOLO POSSO APPROSSIMARE LE PULSAZIONI DI RISONANZA A QUEST'ULTIME.

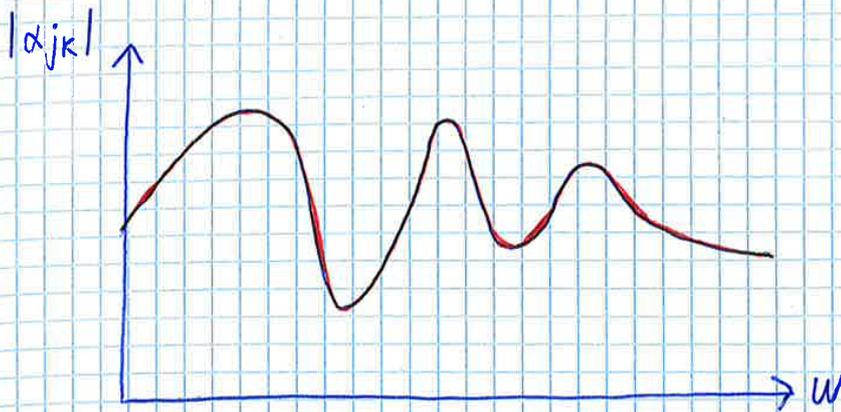
UN TIPICO GRAFICO, SUPPONENDO CHE I GRADI DI LIBERTÀ SIANO TRE:



PURTROPPO, ESSENDO $\alpha_{jk}^{(r)}$ E C ACCADE CHE:

$$|\alpha_1| + |\alpha_2| + |\alpha_3| \neq |\alpha_1 + \alpha_2 + \alpha_3| \Rightarrow \text{DIPENDE DAI PARAMETRI IN GIOCO!}$$

TUTTO QUELLO CHE PUÒ SUCCEDERE È RIASSUNTO NEL SEGUENTE GRAFICO:



IN ASSENZA DI SMORZAMENTO, INOLTRE:

$$\lim_{\omega \rightarrow \omega_i} |\alpha_{jk}(\omega)| = \infty \quad (\omega_i \text{ SONO LE PULSAZIONI PROPRIE})$$

VEN 5 NOV

GLI ALTRI MODI DANNO CONTRIBUTI TRASCURABILI

COSA SUCCIEDE SE ECCITO IL SISTEMA AD UNA FREQUENZA VICINA AD UNA FREQUENZA DI RISONANZA?

IL PRIMO PICCO E' DATO QUANTO ESCLUSIVAMENTE DAL 1° MODO \Rightarrow
POSSO QUINDI "VEDERE" UN MODO SE VADO AD ECCITARE CON
UNA FREQUENZA VICINA A QUELLA PROPRIA E SE QUESTE
FREQUENZE PROPRIE NON SONO VICINE (NON DEVO INOLTRE METTERE
ECCITARE NEL MODO DEL MODO).

IL MODO E' PUNTO DELLA STRUTTURA CHE HA SPOSTATI. MODALE NULLO

ABBIAMO CONCILIO LO STUDIO DEI SISTEMI MDOF CON L' FRF.

COME POSSO RENDERE SIMMETRICHE LE MATRICI?

APPLICANDO UNA "TRASFORMAZIONE ELEMENTARE": SOSTITUISCO ALLA PRIMA EQUAZIONE LA PRIMA + LA SECONDA:

$$\begin{bmatrix} m_1 + m_2 & m_2 \\ m_2 & m_2 \end{bmatrix} \begin{Bmatrix} \ddot{x}_1 \\ \ddot{\Delta} \end{Bmatrix} + \begin{bmatrix} k_1 + k_3 & k_3 \\ k_3 & k_2 + k_3 \end{bmatrix} \begin{Bmatrix} x_1 \\ \Delta \end{Bmatrix} = \begin{Bmatrix} f_1 - f_2 \\ -f_2 \end{Bmatrix}$$

LE MATRICI SONO ORA SIMMETRICHE (USANDO CHIARAMENTE LE STESSA COORDINATE)!

IN GENERALE, E' SEMPRE POSSIBILE SCRIVERE LE EQUAZ. DEL PUNTO IN PODO TALE CHE LE MATRICI SIANO SIMMETRICHE (PER I SISTEMI "NATURALI").

SE I DOF SONO MOLTI, TUTTAVIA, QUESTA PROCEDURA PUO' ESSERE MOLTO DISPENDIOSA COME CALCOLI!

CON IL METODO DI LAGRANGE LE MATRICI SONO SEMPRE (AUTOMATICAMENTE) SIMMETRICHE (PER I SISTEMI "NATURALI").

A LIVELLO LOGICO:

APPROCCIO ALLA NEWTON / D'ALEMBERT CORRETTO \Rightarrow MATRICI SIMMETRICHE
 APPROCCIO ALLA LAGRANGE CORRETTO \Rightarrow MATRICI SIMMETRICHE

NEGANDO QUESTE 2 PROPOSIZIONI (SE $A \Rightarrow B$ ALLORA $\neg A \Rightarrow \neg B$):

MATRICI NON SIMMETRICHE \Rightarrow APPROCCIO ALLA NEWTON / D'ALEMBERT NON CORRETTO
 MATRICI NON SIMMETRICHE \Rightarrow APPROCCIO ALLA LAGRANGE NON CORRETTO

MER 9 OTT

SIA \vec{F}_{RIS} LA FORZA RISULTANTE:

$$\vec{F}_{RIS} = m \vec{\ddot{r}} \Rightarrow \text{SECONDA LEGGE DI NEWTON}$$

IL LAVORO INFINITESIMO DI QUESTA FORZA È:

$$d\bar{W} = \vec{F}_{RIS} \cdot d\vec{r} = m \vec{\ddot{r}} \cdot d\vec{r} = m \frac{d\vec{r}}{dt} \cdot \vec{v} dt = d\left(\frac{1}{2} m \vec{v} \cdot \vec{v}\right)$$

ORA DEFINIAMO:

$$T = \frac{1}{2} m \vec{v} \cdot \vec{v} \Rightarrow \text{ENERGIA CINETICA}$$

DUNQUE:

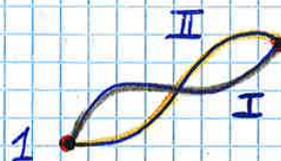
$$\int_{r_1}^{r_2} d\bar{W} = \int_{r_1}^{r_2} d\left(\frac{1}{2} m \vec{v} \cdot \vec{v}\right) = \int_{r_1}^{r_2} dT = T_2 - T_1 \Rightarrow$$

$$\int_{r_1}^{r_2} \vec{F}_{RIS} \cdot d\vec{r} = \Delta T \Rightarrow \text{TEOREMA DELL'ENERGIA CINETICA}$$

SE IL LAVORO NON DIPENDE DAL PERCORSO SI PARLA DI "FORZE CONSERVATIVE".

PARTENDO DA QUESTA DEFINIZ., IL LAVORO DI UNA FORZA CONSERVATIVA È:

$$\left(\int_{r_1}^{r_2} \vec{F}_c \cdot d\vec{r} \right)_I = \left(\int_{r_1}^{r_2} \vec{F}_c \cdot d\vec{r} \right)_II$$



DA CUI:

$$\left(\int \right)_I - \left(\int \right)_II = 0 \Rightarrow \left(\int_{r_1}^{r_2} \vec{F}_c \cdot d\vec{r} \right)_I - \left(\int_{r_1}^{r_2} \vec{F}_c \cdot d\vec{r} \right)_II = 0$$

$$= \int_{r_1}^{r_2} d(T+V)$$

DEFINIAMO ORA :

$$\boxed{T + V = E} \Rightarrow \underline{\text{ENERGIA TOTALE}}$$

COMPRESSIVAMENTE, QUINDI :

$$\int_{r_1}^{r_2} \vec{F}_{nc} \cdot d\vec{r} = \Delta E = E_2 - E_1$$

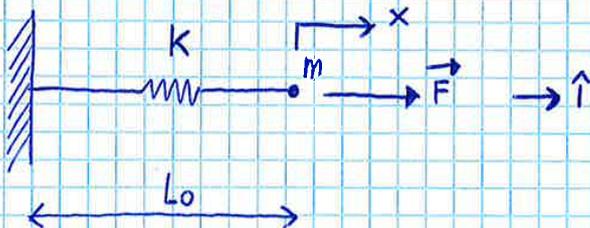
COME DIRETTA CONSEGUENZA :

$$\boxed{\text{SE } \vec{F}_{nc} = \vec{0} \Rightarrow E = \text{cost}} \Rightarrow \underline{\text{PRINCIPIO DI CONSERVAZ. DELL'ENERGIA TOTALE}}$$

QUESTO PRINCIPIO È UN CASO PARTICOLARE DELL' "EQUAZ. DELL'ENERGIA"

VEDIAMO ORA 2 ESEMPI APPLICATIVI :

esempio 1 : PIVOLA LINEARE



$$\vec{r} = (L_0 + x) \hat{i} \Rightarrow \underline{\text{VETTORE POSIZIONE}}$$

$$dr = dx \quad (\text{HO TOLTO IL SIMBOLO VETTORIALE POICHÉ } \hat{i} \text{ È COSTANTE)}$$

$$\int_1^2 \vec{F}_c \cdot d\vec{r} = \int_{h_1}^{h_2} (-mg) \hat{j} dy \hat{j} = mg(h_1 - h_2) = -\Delta V$$

ESSENDO $h_1 < h_2$ LA FORZA PESO COMPIE UN LAVORO NEGATIVO!

DUNQUE:

$V = mgh$	SE h E' POSITIVA VERSO L'ALTO	}	<u>ENERGIA POTENZ. GRAVITAZIONALE</u>
$V = -mgh$	SE h E' POSITIVA VERSO IL BASSO		

IN PRATICA IL SEGNO DI V DIPENDE DAL S.R. (DALLA DIREZ. DI \hat{j}) ADOTTATO! QUESTA ENERGIA POTENZ. QUINDI, A DIFFER. DI QUELLA ELASTICA, NON E' SEMPRE POSITIVA!

• PRINCIPIO DEI LAVORI VIRTUALI (PLV)

QUESTO RAPPRESENTA IL 1° PRINCIPIO VARIAZIONALE CHE NOI INCONTRIAMO E CI CONSENTIRA' DI INTRODURRE LE POSIZ. VIRTUALI.

definiz: $\delta \vec{r}$: - SPOSTAMENTO INFINITESIMO
 - ARBITRARIO, MA COMPATIBILE CON I VINCOLI,
 - SUPPOSTI FISSATI IN UN CERTO ISTANTE ("IRRIGIDITI")
SPOSTAMENTO VIRTUALE

LA DIFFERENZA CON IL $d\vec{r}$ STA NEL FATTO CHE QUESTO NON E' DETTO CHE AVANGA \Rightarrow E' UNO SPOSTAMENTO FITIZZO, CHE IN REALTA' RAPPRESENTA UNA VARIAZ. DI COORDINATE. PIU' NELLO SPECIFICO:

- SPOSTAMENTO FITIZZO CHE IN REALTA' RAPPRESENTA UNA VARIAZ. DI COORDINATE CHE NON RICHIEDE UNA VARIAZ. DI TEMPO $\Rightarrow \delta t = 0$

$$\delta W_i = \vec{R}_i \cdot \delta \vec{r}_i \Rightarrow \text{LAVORO VIRTUALE}$$

IN CONDIZ. DI EQUILIBRIO: $\delta W_i = 0$ (VALIDO NON SOLO PER LA PARTICELLA i - ESISTE DA PER TUTTE LE PARTICELLE)

PERTANTO LA SOMMA DEI LAVORI VIRTUALI SARÀ ANCH'ESSA NULLA:

$$\sum_{i=1}^N \vec{R}_i \cdot \delta \vec{r}_i = \sum_{i=1}^N \delta W_i = \delta W = 0$$

DEFINIAMO ORA IL CONCETTO DI FORZE ATTIVE (ESTERNE O INTERNE) E DI REAZ. VINCOLARI:

$\vec{F}_i \Rightarrow$ FORZE ATTIVE

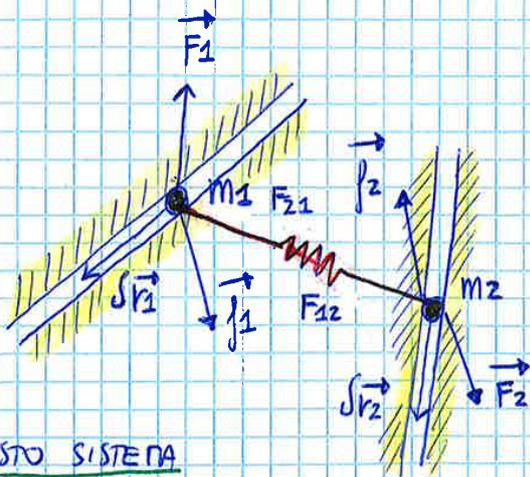
$\vec{f}_i \Rightarrow$ REAZ. VINCOLARI

PENSANDO AD UN D.C.L.

AUREMO DUNQUE CHE:

$$\vec{R}_i = \vec{F}_i + \vec{f}_i$$

VEDIAMO UN ESEMPIO:



QUESTO SISTEMA È IN EQUILIBRIO STATICO!

IN QUESTO CASO GLI SPOSTAM. PUR ESSENDO ARBITRARI, DEVONO RISPETTARE 1 VINCOLI!

\vec{F}_1 e $\vec{F}_2 \Rightarrow$ FORZE ATTIVE ESTERNE

\vec{F}_{12} e $\vec{F}_{21} \Rightarrow$ FORZE ATTIVE INTERNE

\vec{f}_1 e $\vec{f}_2 \Rightarrow$ REAZ. VINCOLARI

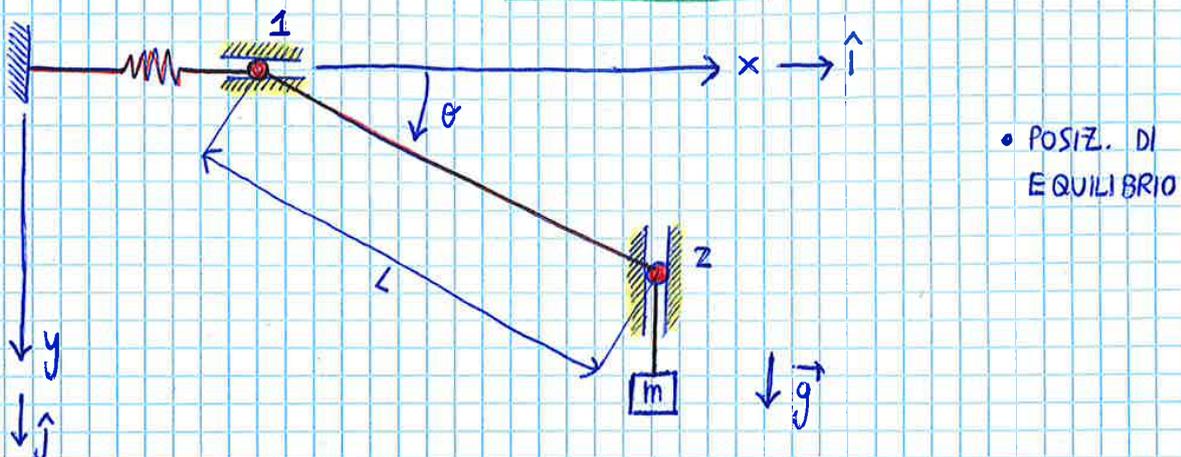
$\delta \vec{r}_1$ e $\delta \vec{r}_2 \Rightarrow$ SPOSTAM. VIRTUALI

VEN 11 NOV

VEDIAMO UN ESEMPIO CHE SPIEGA MEGLIO QUESTO PRINCIPIO:

esempio

SISTEMA 1 DOF



QUANDO $\theta = 0$ LA ROVA E' INDEFORATA (HA LUNGH. ZERO)

CALCOLO IL LAVORO VIRTUALE DELLE FORZE ATTIVE e GLI SPOSTAM. VIRTUALI!

INIZIO CONSIDERANDO GLI SPOSTAM. EFFETTIVI:

$$\vec{r}_1 = x \hat{i}$$

$$\vec{r}_2 = y \hat{j} + L \hat{i}$$

LE FORZE IN GIOCO SONO:

$$\vec{F}_1 = -kx \hat{i}$$

$$\vec{F}_2 = mg \hat{j}$$

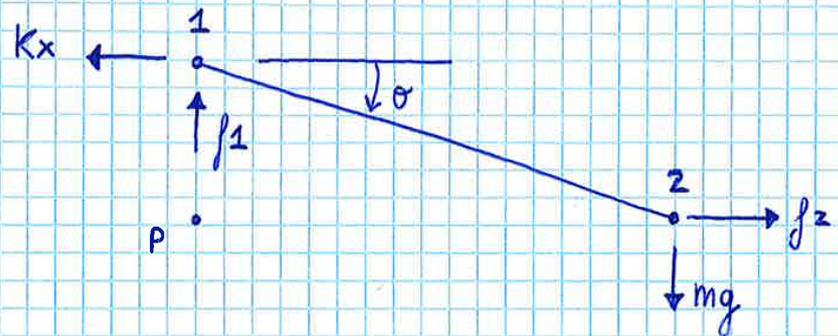
GLI SPOSTAM. VIRTUALI SI CALCOLANO NEL SEGUENTE MODO:

- PRENDO LA \vec{r}_1 e CONSIDERO UNA SUA VARIAZIONE:

$$(1 - \cos \theta) \tan \theta = \frac{mg}{kL} \Rightarrow \text{EQUAZ. TRASCENDENTE (NON FORMATA DA POLINOMI)}$$

PER CALCOLARE LE POSIZ. DI EQUILIBRIO DEVO USARE UNA PROCEDURA NUMERICA AL CALCOLATORE \Rightarrow MATLAB!

COME METODO ALTERNATIVO, POSSO STUDIARE IL D.C.L.:



$$\begin{cases} f_1 - mg = 0 \\ f_2 - kx = 0 \\ mgL \cos \theta - f_2 L \sin \theta = 0 \end{cases}$$

IL PUNTO P NON E' NIENT'ALTRO CHE IL CENTRO DI INSTAB. ROTAZ.

TUTTAVIA, CALCOLANDO L'EQUIL. DEI MOMENTI NEL PUNTO P:

$$mgL \cos \theta - kx L \sin \theta = 0 \Rightarrow \text{STESSA EQUAZ. DI PRIMA!}$$

IL PLV E' EQUIVALE DUNQUE AD USARE UN APPROCCIO VETTORIALE "INTELLIGENTE", CHE MI ESCUDE DAL CALCOLO LE REAZ. VINCOLARI! NATURALMENTE QUESTO NON E' SEMPRE POSSIBILE (PER ES. QUANDO HO MOLTI DOF!).

PROSEGUAMO ORA CON IL PLV:

DOVRO' DUNQUE CALCOLARE IL LAVORO VIRTUALE DELLE FORZE D'INERZIA \Rightarrow NON E' DETTO CHE QUESTO SIA SEMPLICE!

VEDIAMO ORA LO STESSO ESEMPIO DI PRIMA, MA IN DINAMICA:

esempio L'EQUAZ. SIMBOLICA DELLA DINAMICA QUI E' :

$$\vec{F}_1 \cdot \delta \vec{r}_1 + (\vec{F}_2 - m_2 \ddot{\vec{r}}_2) \cdot \delta \vec{r}_2 = 0$$

DEVO CALCOLARE: $\vec{r}_2 = \ddot{y} \hat{j}$

$$-kx \delta x + (mg - m\ddot{y}) \delta y = 0$$

PER LO STESSO MOTIVO DI PRIMA ANCHE QUI DEVO "TRASFORMARE" LE COORDINATE (x, y) IN θ :

$$y = L \sin \theta \Rightarrow \dot{y} = L \cos \theta \cdot \dot{\theta} \Rightarrow$$

$$\ddot{y} = L \cos \theta \cdot \ddot{\theta} - L \sin \theta \cdot \dot{\theta} \cdot \dot{\theta} = L [\cos \theta \cdot \ddot{\theta} - \sin \theta \cdot (\dot{\theta})^2]$$

$$x = L(1 - \cos \theta)$$

COMPLESSIVAMENTE SI OTTIENE:

$$[-kL(1 - \cos \theta)L \sin \theta + mgL \cos \theta - mL(\ddot{\theta} \cos \theta - \dot{\theta}^2 \sin \theta)L \cos \theta] \delta \theta = 0$$

ANCHE QUI, ESSENDO GLI SPOSTAM. VIRTUALI ARBITRARI, QUEST'ULTIMA EQUAZ. DEVE ESSERE VERIFICATA PER OGNI $\delta \theta$, DUNQUE:

$$[\dots] = 0$$

ANCHE QUI QUEST'EQUAZ. (DEL MOTO) NON E' RISOLVIBILE IN FORMA CHIUSA!

DOBBIAMO ORA TRATTARE IL TERMINE $m\ddot{\vec{r}} \cdot \delta\vec{r}$:

PARTO CONSIDERANDO QUESTA DERIVATA:

$$\frac{d}{dt} (m\dot{\vec{r}} \cdot \delta\vec{r}) = m\ddot{\vec{r}} \delta\vec{r} + m\dot{\vec{r}} \delta\dot{\vec{r}}$$

QUI HO SUPPOSTO CHE:

- M COSTANTE
- $\frac{d}{dt}$ e δ INTERCAMPIBILI

PROSEGUENDO:

$$= m\ddot{\vec{r}} \delta\vec{r} + \delta \left(\frac{1}{2} m\dot{\vec{r}} \cdot \dot{\vec{r}} \right) = m\ddot{\vec{r}} \delta\vec{r} + \delta T \quad \text{DUNQUE:}$$

ABBIAMO IN QUALCHE MODO RELAZIONATO $m\ddot{\vec{r}} \cdot \delta\vec{r}$ CON L'ENERGIA CINETICA E CON UN ALTRO TERMINE, DUNQUE:

$$- \delta V + \delta W_{nc} - \sum_{i=1}^N \frac{d}{dt} (m_i \dot{\vec{r}}_i \delta \vec{r}_i) + \delta T = 0$$

HAMILTON PRESE QUEST'EQUAZ. E LA INTEGRÒ TRA 2 ESTREMI t_1 e t_2 :

$$\int_{t_1}^{t_2} \left[\delta(T-V) + \delta W_{nc} \right] dt = \int_{t_1}^{t_2} \sum_{i=1}^N \frac{d}{dt} (m_i \dot{\vec{r}}_i \delta \vec{r}_i) dt$$

L'INTEGRALE A 2° MEMBRO SI CALCOLA COSÌ:

$$\int_{t_1}^{t_2} (\delta \mathcal{L} + \delta \overline{W}_{nc}) dt = 0 \Rightarrow \text{PRINCIPIO DI HAMILTON ESTESO (C'È ANCHE } \delta \overline{W}_{nc})$$

$$\delta \vec{r}_i(t_1) = \delta \vec{r}_i(t_2) = 0$$

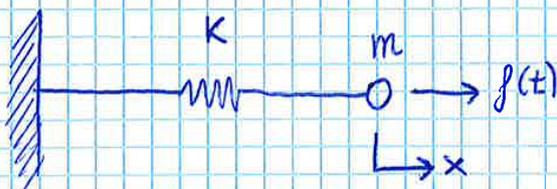
SI DEPURASCE COME "PRINCIPIO DI HAMILTON":

$$\int_{t_1}^{t_2} \delta \mathcal{L} dt = 0 \Rightarrow \text{PRINCIPIO DI HAMILTON}$$

$$\delta \vec{r}_i(t_1) = \delta \vec{r}_i(t_2) = 0$$

L'UNICA DIFF. TRA I 2 STA NELL'INCLUDERE & TENERE LE FORZE NON CONSERVATIVE.

VEDIAMO ORA COME APPLICAZ. L'OSCILLATORE ARMONICO CON FORZANTE:



LA LAGRANGIANA IN QUESTO CASO È:

$$\mathcal{L} = T - V = \frac{1}{2} m \dot{x}^2 - \frac{1}{2} K x^2$$

INOLTRE:

$$\delta \overline{W}_{nc} = f(t) \cdot \delta x$$

PER IL PRINCIPIO DI HAMILTON ESTESO:

• COORDINATE LAGRANGIANE

FINORA ABBIAMO DESCRITTO LE POSIZ. DELLE MASSE CON :

$\vec{r}_i(t)$ \Rightarrow QUESTE, IN GENERALE, NON SONO INDIPENDENTI

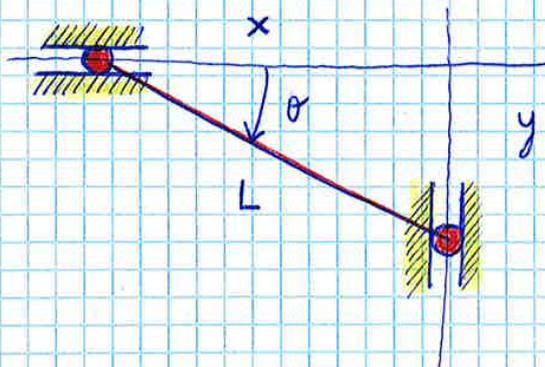
INTRODUCIAMO ORA LE COORD. LAGRANGIANE O COORD. GENERALIZZATE :

$q_i(t)$ \Rightarrow IN GENERALE SONO INDIPENDENTI

QUESTE, ESSENDO INDIPENDENTI, SONO PARI AL NUMERO DI DOF!

QUALI SONO LE COORD. LAGRANGIANE? VEDIAMO UN ESEMPIO :

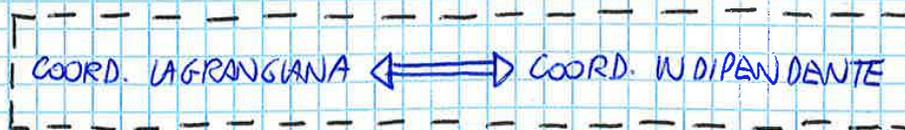
esempio



$n=1 \Rightarrow 1 \text{ DOF}$

$y = L \sin \theta \Rightarrow (y) \text{ e } (\theta)$ NON POSSONO ESSERE ENTRAMBE COORD. LAGRANGIANE

DELLE 2 SCEGLIAMO COME COORD. LAGRANGIANA (θ) (LA PIÙ INTUITIVA).



DUNQUE, DOPO AVER INTRODOTTO QUESTE COORDINATE :

$$\vec{r}_i = \vec{r}_i(q_1, q_2, \dots, q_n, t)$$

QUESTA FORZA GENERALIZZATA NON HA SIGNIFICATO FISICO!

LA FORZA GENERALIZZATA VIENE ANCHE DETTA "COMPONENTE LAGRANGIANA DELLE FORZE" (HO TANTE COMPONENTI QUANTI SONO I DOF).

IN ALTERNATIVA, POSSO:

$$\begin{aligned} \vec{r}_i &= \frac{d\vec{r}_i}{dt} = \frac{\partial \vec{r}_i}{\partial q_1} \dot{q}_1 + \dots + \frac{\partial \vec{r}_i}{\partial q_n} \dot{q}_n + \frac{\partial \vec{r}_i}{\partial t} \\ &= \sum_{k=1}^n \frac{\partial \vec{r}_i}{\partial q_k} \dot{q}_k + \frac{\partial \vec{r}_i}{\partial t} \end{aligned}$$

QUESTO TERMINE
C'È PERCHÉ
IL POSTO C'
ASSIEMTO
↓
DERIVATA
TOTALE

ESSENDO:

$$\frac{\partial \vec{r}_i}{\partial \dot{q}_k} = \frac{\partial \vec{r}_i}{\partial q_k} \Rightarrow \text{ESPRESSIONE CHE SI OTTENE DERIVANDO } \vec{r}_i \text{ (RICORDANDOSI CHE LE COORD. } \dot{q}_i \text{ SONO INDIPENDENTI)}$$

DUNQUE:

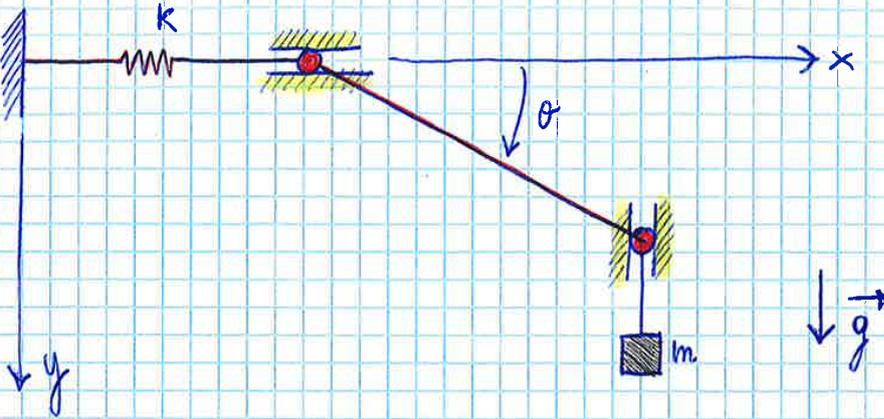
$$Q_k = \sum_{i=1}^N \vec{F}_{i,nc} \frac{\partial \vec{r}_i}{\partial \dot{q}_k} \Rightarrow \text{QUESTA RAPPRESENTA UNA FORMULA "ALTERNATIVA" ALLA PRECEDENTE}$$

ABBIAMO DUNQUE CALCOLATO IL LAVORO DELLE FORZE NON CONSERVATIVE.

VEDIAMO ORA L'INTEGRALE DELLA LAGRANGIANA:

$$\mathcal{L} = \mathcal{L}(q_1, \dots, q_n, \dot{q}_1, \dots, \dot{q}_n, t)$$

IL PRINCIPIO DI HAMILTON ESTESO DICE CHE:



SISTEMA SDOF

$$x = L(1 - \cos\theta)$$

$$y = L \sin\theta$$

SCEGLIAMO θ COME COORD. LA GRANGIANA.

CONSIDERANDO L'EQUAZ. DI LAGRANGE:

$$\frac{d}{dt} \frac{\partial \mathcal{L}}{\partial \dot{q}} - \frac{\partial \mathcal{L}}{\partial q} = 0$$

$Q = 0$ POICHÉ NON CI SONO FNC

$$T = \frac{1}{2} m \dot{y}^2$$

$$V = \frac{1}{2} k x^2 - mgy$$

QUESTE DUE BISOGNA FARE MOLTA
ATTENZIONE A SCRIVERLE!

SOSTITUENDO \dot{y} , x e y IN $\dot{\theta}$ e θ :

$$T = \frac{1}{2} m L^2 \cos^2\theta \cdot \dot{\theta}^2$$

$$V = \frac{1}{2} k L^2 (1 - \cos\theta)^2 - mg L \sin\theta$$

ORA:

$$\frac{\partial V}{\partial \dot{\theta}} = 0$$

\Rightarrow QUESTA PROPRIETÀ È SEMPRE VERIFICATA
PER I SISTEMI CHE VEDREMO

ESSENDO QUESTA UNA FORZA NON CONSERVATIVA :

$$Q_k^{(visc)} = \sum_{i=1}^N \vec{F}_v \frac{\partial \vec{r}_i}{\partial q_k}$$

TUTTAVIA, RISULTA MOLTO PIÙ SEMPLICE INTRODURRE UNA FUNZIONE, DETTA "FUNZIONE DISSIPATIVA DI RAYLEIGH" \mathcal{F} :

\mathcal{F} È UNA FORZA QUADRATICA NELLE VELOCITÀ \dot{q}_k CHE SI COSTRUISCE IN ANALOGIA CON V .

$$Q_k^{(visc)} = \sum_{i=1}^N \vec{F}_v \frac{\partial \vec{r}_i}{\partial q_k} = - \frac{\partial \mathcal{F}}{\partial \dot{q}_k}$$

DUNQUE \mathcal{F} SI CALCOLA COME SI CALCOLA L'ENERGIA POTENZ. ELASTICA!

PERTANTO, AVREMO CHE :

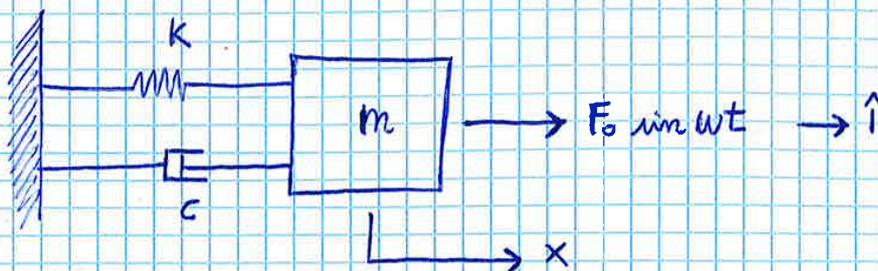
$$\frac{d}{dt} \frac{\partial \mathcal{L}}{\partial \dot{q}_k} - \frac{\partial \mathcal{L}}{\partial q_k} = Q_k^{(visc)} + Q_k^{(non\ visc)} \Rightarrow$$

↓
FACILE
APPLICABILITÀ!

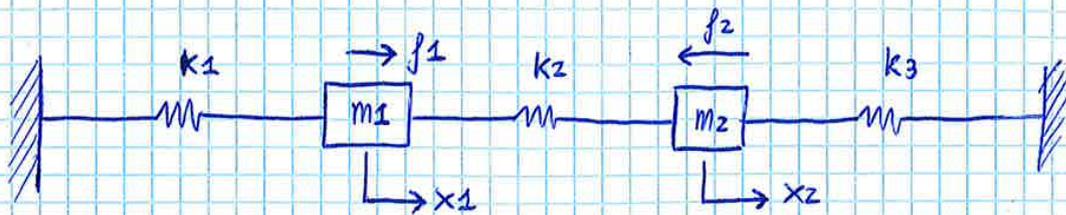
$$\frac{d}{dt} \frac{\partial \mathcal{L}}{\partial \dot{q}_k} - \frac{\partial \mathcal{L}}{\partial q_k} + \frac{\partial \mathcal{F}}{\partial \dot{q}_k} = Q_k^{(non\ visc)}$$

↓
FORZE NON CONSERVATIVE
E NON VISCOSE!

VEDIAMO ORA UN ESEMPIO :



VEDIAMO UN ALTRO ESEMPIO DI LAGRANGE :



SI ASSUMA: $q_1 = x_1$ e $q_2 = x_2 - x_1 = \Delta$ $\cdot T, V$

$$T = \frac{1}{2} m_1 \dot{x}_1^2 + \frac{1}{2} m_2 \dot{x}_2^2 = \frac{1}{2} m_1 \dot{x}_1^2 + \frac{1}{2} m_2 (\dot{\Delta} + \dot{x}_1)^2$$

$$V = \frac{1}{2} k_1 x_1^2 + \frac{1}{2} k_2 (x_2 - x_1)^2 + \frac{1}{2} k_3 x_2^2 =$$

$$= \frac{1}{2} k_1 x_1^2 + \frac{1}{2} k_2 \Delta^2 + \frac{1}{2} k_3 (\Delta + x_1)^2$$

$$\frac{\partial V}{\partial \dot{q}_k} = 0 \quad \wedge \quad \frac{\partial T}{\partial \dot{q}_k} = 0 \quad \text{DUNQUE:}$$

$$\frac{d}{dt} \frac{\partial T}{\partial \dot{q}_k} - \frac{\partial T}{\partial q_k} + \frac{\partial V}{\partial q_k} = Q_k = \sum_{i=1}^N \vec{F}_{i,nc} \frac{\partial \vec{r}_i}{\partial q_k}$$

VEDIAMO LA 1ª EQUAZ. DI LAGRANGE ($q_1 = x_1$):

$$\frac{\partial T}{\partial \dot{x}_1} = m_1 \dot{x}_1 + m_2 (\dot{\Delta} + \dot{x}_1)$$

$$\frac{\partial T}{\partial x_1} = 0 \quad \frac{\partial V}{\partial x_1} = k_1 x_1 + k_3 (\Delta + x_1)$$

$$Q_1 = \sum_{i=1}^2 \vec{F}_{i,nc} \frac{\partial \vec{r}_i}{\partial q_1} = (f_1 \hat{i}) \frac{\partial (x_1 \hat{i})}{\partial x_1} - (f_2 \hat{i}) \frac{\partial (x_1 + \Delta) \hat{i}}{\partial x_1} \Rightarrow$$

$$= f_1 - f_2 \quad \left(\frac{\partial x_2}{\partial x_1} = 1 \right)$$

MER 23 NOV

VEDUTO ORA DA DOVE ARRIVA LA SIMETRIA DELLE MATRICI:

IMPOSTANDO IL CALCOLO DELL' EC DI UN SISTEMA COSTITUITO DA N PARTICELLE:

$$T = \frac{1}{2} \sum_{i=1}^N m_i \vec{v}_i \cdot \vec{v}_i = \sum_{k,j} \frac{1}{2} M_{jk} \dot{q}_k \dot{q}_j + \sum_{k=1}^n M_k \dot{q}_k + \sum_{i=1}^N \frac{1}{2} m_i \left| \frac{\partial \vec{r}_i}{\partial t} \right|^2$$

DI QUESTA FORMULA NON VEDREMO LA DIMOSTRAZIONE!

GENERALMENTE:

$$T = T_2 + T_1 + T_0$$

→ NON DIPANDE DAVE COORD. LAGRANGIANE
 → HA UNA DIPANENZA LINEARE
 → È UNA FORMA QUADRATICA

INOLTRE, NELLA FORMA QUADRATICA:

$$M_{jk} = M_{kj} = \sum_{i=1}^N m_i \frac{\partial \vec{r}_i}{\partial q_k} \cdot \frac{\partial \vec{r}_i}{\partial q_j} \Rightarrow \text{COEFF. SIMMETRICI}$$

ORA, SE $T_2 \neq 0$ e $T_1 = T_0 = 0$ E SE $\frac{\partial V}{\partial \dot{q}_k} = 0$, ALLORA:

IL SISTEMA SI DICE "NATURALE"

QUANDO IL SISTEMA È NATURALE, INOLTRE, SUCEDE CHE:

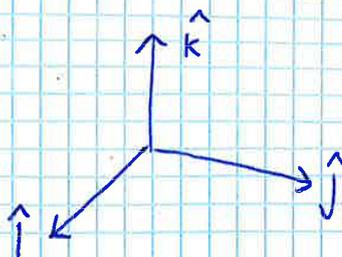
$$T_2 = \frac{1}{2} \{ \dot{q} \}^T [m] \{ \dot{q} \}$$

(QUESTO È UN MODO ALTERNATIVO PER SCRIVERE UNA FORMA QUADRATICA)

HO PESSO m e NON M POICHÉ SI PUÒ DIMOSTRARE CHE GLI ELEMENTI DI [m] (MATRICE DI MASSA) SONO IN EFFETTI M_{jk} !

SI RICORDA CHE :

$$\hat{i} \wedge \hat{j} = \hat{k}$$



\hat{i} : INDICE
 \hat{j} : MEDIO
 \hat{k} : POLLICE

} REGOLA
TANO
dx

CALCOLO ORA LA DERIVATA DI \vec{r} NEL TEMPO :

$$\frac{d}{dt} \vec{r} = \frac{d}{dt} (x\hat{i} + y\hat{j}) = \dot{x}\hat{i} + \dot{y}\hat{j} + x \frac{d\hat{i}}{dt} + y \frac{d\hat{j}}{dt}$$

CONSIDERANDO LE FORMULE DI POISSON :

$$\frac{d\hat{i}}{dt} = \vec{\omega} \wedge \hat{i} = \omega \hat{j}$$

$$\frac{d\hat{j}}{dt} = \vec{\omega} \wedge \hat{j} = -\omega \hat{i}$$

DUNQUE :

$$\vec{v} = (\dot{x} - \omega y)\hat{i} + (\dot{y} + \omega x)\hat{j}$$

ORA :

$$T = \frac{1}{2} m \vec{v} \cdot \vec{v} = \frac{1}{2} m [(\dot{x} - \omega y)^2 + (\dot{y} + \omega x)^2] \Rightarrow$$

IN UN ESERCIZIO
"NORMALE" TI POTREI
FERMARE QUI!

CHE "FORZA" ASSUME QUEST'ENERGIA CINETICA ? FACENDO ALCUNI CALCOLI :

$$T = \frac{1}{2} m (\dot{x}^2 + \dot{y}^2) + m\omega (x\dot{y} - y\dot{x}) + \frac{1}{2} m\omega^2 (x^2 + y^2)$$

↓

$$T_2 = f(\{\dot{q}\})$$

↓

$$T_1 = f(\{\dot{q}\}, \{q\})$$

↓

$$T_0 = f(\{q\})$$

ANALOGAMENTE, PER Δx SI OTTENE CHE :

$$\Delta x \cong x$$

DUNQUE, SI OTTENE CHE :

$$V = \frac{1}{2} k_x \cdot x^2 + \frac{1}{2} k_y \cdot y^2$$

AGGIUNGANDO ORA LO SFORZAMENTO (NON RAPPRESENTATO NEL DISEGNO) :
AURETTO 2 SFORZATORI IN PARALLELO ALLE 2 PULLE.

PER GLI SFORZATI VISCOSI, SI PUÒ DIMOSTRARE CHE :

$$\Delta \dot{x} \cong \dot{x}$$

$$\Delta \dot{y} \cong \dot{y}$$

(ANCHE QUI OVVIA. $x \ll l_0 \wedge y \ll l_0$)

CONSIDERANDO LA FUNZ. DISSIPATIVA DI RAYLEIGH :

$$\mathcal{H}' = \frac{1}{2} c_x \cdot \dot{x}^2 + \frac{1}{2} c_y \cdot \dot{y}^2 \quad \left(\text{NELLA DINAMICA DEI MOTORI QUESTO SFORZAMENTO SI DICE "INTERNO"} \right)$$

INOLTRE, CONSIDERANDO ANCHE L'EFFETTO DISSIPATIVO LEGATO ALLA
VELOCITÀ ASSOLUTA (EFFETTO VENTILANTE) :

$$\mathcal{H}'' = \frac{1}{2} h v^2 = \frac{1}{2} h \left[(\dot{x} - \Omega y)^2 + (\dot{y} + \Omega x)^2 \right]$$

LE EQUAZ. DI LA GRANGE SARANNO QUINDI :

$$\frac{d}{dt} \frac{\partial T}{\partial \dot{q}_k} - \frac{\partial T}{\partial q_k} + \frac{\partial V}{\partial q_k} + \frac{\partial \mathcal{H}'}{\partial \dot{q}_k} = Q_k = 0 \quad (k=1,2)$$

ANCHE QUI : $\frac{\partial V}{\partial \dot{q}_k} = 0$

$$[m] \{ \ddot{q} \} + ([C^*] + [G]) \{ \dot{q} \} + ([K^*] + [H]) \{ q \} = \{ 0 \}$$

DOVE:

$$[K^*] = \text{MATRICE DI RIGIDEZZA "MODIFICATA"}$$

INTERVIENE $-m\Omega^2$, OVVERO C'È IL CONTRIBUTO DELLA FORZA CENTRIFUGA (TERMINI DI TRASCINAMENTO)

$$[C^*] = \text{MATRICE DI SMORZAMENTO "MODIFICATA"}$$

LO SMORZAM. VIENE INCREMENTATO DALL'EFFETTO VENTILANTE

$$[G] = \begin{bmatrix} 0 & -2m\Omega \\ 2m\Omega & 0 \end{bmatrix} = \text{MATRICE GYROSCOPICA}$$

TERMINI LEGATO ALLA FORZA DI CORIOLIS

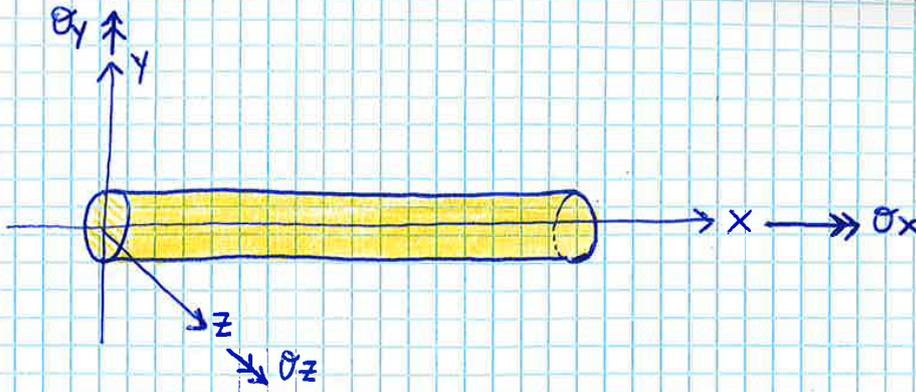
$$[H] = \begin{bmatrix} 0 & -h\Omega \\ h\Omega & 0 \end{bmatrix} = \text{MATRICE CIRCOLATORIA}$$

SI OSSERVA CHE [H] e [G] SONO ANTISIMMETRICHE, OVVERO:

$$[A]^T = -[A]$$

PER COLPA DELLE MATRICI NON SIMMETRICHE, DUNQUE, PER QUESTO SISTEMA NON POSSO APPLICARE L'ANALISI MODALE!

$$\begin{bmatrix} k_x & 0 \\ 0 & k_y \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} -m\Omega^2 & 0 \\ 0 & -m\Omega^2 \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} 0 & -h\Omega \\ h\Omega & 0 \end{bmatrix} \begin{Bmatrix} x \\ y \end{Bmatrix} = \begin{Bmatrix} 0 \\ 0 \end{Bmatrix}$$



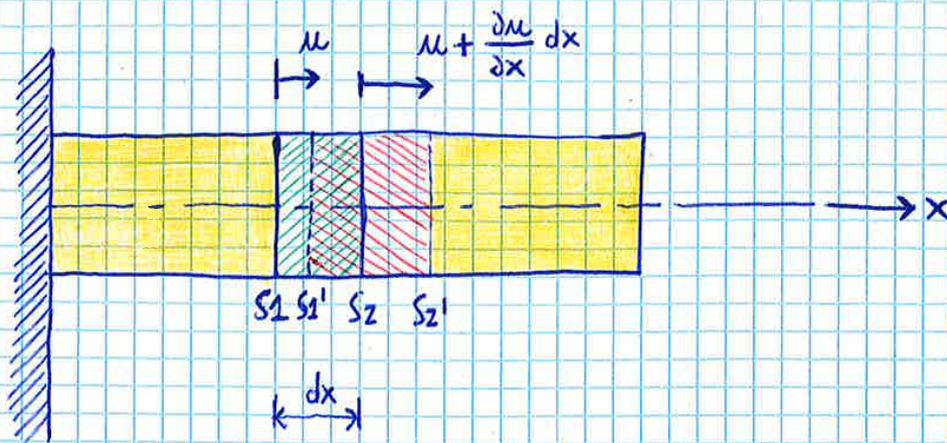
SI DEFINISCONO I GDL COME:

- ① TRASLAZ. ASSIALE u (LUNGO X) \Rightarrow SPOSTAM. DI UNA SEZ. LUNGO X
- ② TRASLAZ. TRASVERSALE v \Rightarrow SPOSTAM. DI UNA SEZ. LUNGO Y
- ③ TRASLAZ. TRASVERSALE w \Rightarrow SPOSTAM. DI UNA SEZ. LUNGO Z
- ④ ROTAZ. TORSIONALE θ_x (ATTORNO A X)
- ⑤ ROTAZ. FLESSIONALE θ_y (ATTORNO A Y)
- ⑥ ROTAZ. FLESSIONALE θ_z (ATTORNO A Z)

A CIASCUNO DI QUESTI DOF SI ASSOCIA UNA FORZA GENERALIZZATA:

- ① FORZA ASSIALE N
- ② FORZA DI TAGLIO T_y
- ③ FORZA DI TAGLIO T_z
- ④ MOMENTO TORCENTE M_x
- ⑤ MOMENTO FLETTENTE M_y
- ⑥ MOMENTO FLETTENTE M_z

QUESTI GRADI DI LIBERTA', NEI NOSTRI STUDI, AVRANNO ALCUNE
GRANDEZZE DISACCOPIATE TRA DI LORO:



LE OSCILLAZ. , AVENDO PICCOLA ENTITA' ED ELEVATA FREQUENZA, NON SONO OSSERVABILI MA COMUNQUE CI SONO!

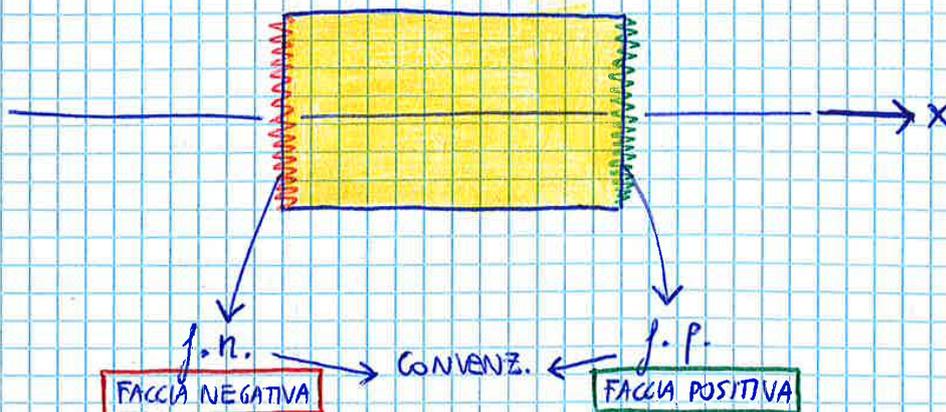
SUPPONGO DI AVERE UNA PARTELLATA :

$$S_1 \rightarrow S_1' \qquad S_2 \rightarrow S_2'$$

COME COORDINATE :

$$\begin{aligned} S_1 &: x & S_2 &: x + dx \\ S_1' &: x + \mu & S_2' &: x + dx + \mu + \frac{dm}{dx} dx \end{aligned}$$

PER RITRAVARE L' EQUAZ. DEL MOTTO UTILIZZO UN APPROCCIO NEWTONIANO, CONSIDERANDO IL DCL DEL PEZZETTO DI TRAVE IN VERDE, DEFINENDO UNA CERTA CONVENZIONE :



$$\boxed{AE \frac{\partial^2 u}{\partial x^2} = \mu \frac{\partial^2 u}{\partial t^2}} \Rightarrow \text{EQUAZ. DEL MOT. DELLE OSCILLAZ. ASSIALI}$$

INTRODUCENDO ORA:

$$\mu = \rho \cdot A$$

SI OTTENE CHE:

$$\frac{\partial^2 u}{\partial t^2} = \frac{E}{\rho} \frac{\partial^2 u}{\partial x^2}$$

CON: $\boxed{\frac{E}{\rho} = c^2}$ \rightarrow VELOCITA' DI PROPAGAZ. DELLE ONDE (ASSIALI)

$$\boxed{\frac{\partial^2 u}{\partial t^2} = c^2 \frac{\partial^2 u}{\partial x^2}} \Rightarrow \text{EQUAZ. DELLE ONDE}$$

QUEST'ULTIMA E' NOTA COME EQUAZ. DELLE ONDE o EQUAZ. DI D'ALEMBERT.
LA SOLUZ. DI QUEST'EQUAZ. DIFFER. AVE DERIVATE PARZIALI SI PUO' TROVARE A VARIABILI SEPARABILI:

$$\boxed{u(x, t) = \phi(x) \cdot \eta(t)}$$

QUESTA "PROPOSTA" DI SOLUZ. E' MOTIVATA DAL SEGUENTE MOTIVO:

$$c = \sqrt{\frac{E}{\rho}} \text{ MOLTO ELEVATA (NEGLI ACCIAI 5.190 m/s)}$$

PER SISTEMI "STANDARD" (NON LUNGI 10 km) IL TRANSITORIO SI ESTINGUE IN TEMPI MOLTO BREVI \Rightarrow SUBITO LA SOLUZ. A REGIME.

SOSTITUENDO:

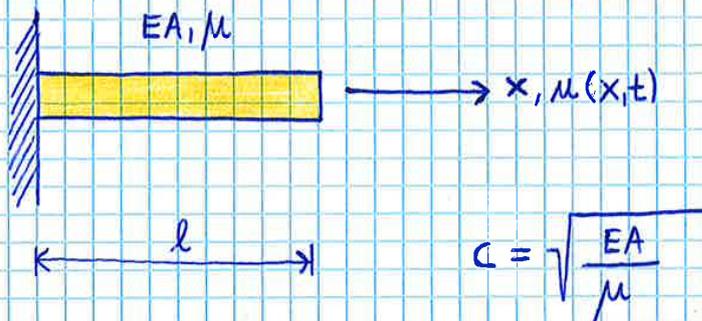
$$\phi(x) \cdot \ddot{\eta}(t) = c^2 \phi''(x) \eta(t) \Rightarrow$$

$$\left\{ \begin{aligned} \eta(t) &= A \cos \omega t + B \sin \omega t && \Rightarrow \text{MODA NORMALE} \\ \phi(x) &= C \cos\left(\frac{\omega}{c}x\right) + D \sin\left(\frac{\omega}{c}x\right) && \Rightarrow \text{AUTOFUNZIONE} \end{aligned} \right.$$

MER 30 NOV

ENTRAMBRE LE FUNZIONI η E ϕ POSSIEDONO UNA DIPENDENZA ARMONICA!

CONSIDERIAMO ORA IL CASO PARTICOLARE DI UN'ASTA INCASTRATA LIBERA:



ABBIAMO VISTO LA SCORSA VOLTA CHE:

$$\phi(x) = C \cos\left(\frac{\omega}{c}x\right) + D \sin\left(\frac{\omega}{c}x\right)$$

PROVIAMO ORA A CONSIDERARE LE CONDIZ. AL BORDO:

LE CONDIZ. AL BORDO RIGUARDANO CIÒ CHE ACCADE AGLI ESTREMI DEL DOTINNO:

$$u(0, t) = \phi(0) \eta(t) = 0 \quad \text{1° CONDIZ. AL BORDO}$$

MA CI SI OTTENE CHE: $\phi(0) = 0$

PER QUANTO RIGUARDA L'ESTREMITÀ LIBERA, INVECE:

ESTREMITÀ LIBERA \Rightarrow NON SONO APPLICATE FORZE \Rightarrow CONDIZ. DI FORZA

NON POSSIAMO DIRE $u(l, t) = \text{QUALCOSA}$ MA POSSIAMO DIRE CHE:

IN GENERALE UN SISTEMA CONTINUO POSSIENE IN FINITE PULSAZ. NATURALI ω_r !

↓
GRANDE DIFFERENZA RISPETTO AI SISTEMI DISCRETI!

POSSO DUNQUE SCRIVERE LA $u(x,t)$ COME UNA SERIE (IN FINITA):

$$u(x,t) = \sum_{r=1}^{\infty} \cos\left(\frac{\omega_r}{c} x\right) \eta_r(t)$$

LA RISPOSTA LIBERA DI QUESTO SISTEMA E', QUINDI, DATA DALLA SOMMA DI IN FINITI CONTRIBUTI MODALI!

QUESTI CONTRIBUTI MODALI SI POSSONO SOMMARE TRA DI LORO POICHE' OGNUNO DI QUESTI FORNISCE UNA SINGOLA RISPOSTA.

LE PULSAZ. PROPRIE, DUNQUE, SONO:

$$\omega_r = r \frac{\pi}{2l} \sqrt{\frac{AE}{M}} \quad \text{CON } r = 1, 3, 5, \dots, 2n+1$$

PER QUANTO RIGUARDA LE FORME MODALI:

$$\phi_r(x) = \cos\left(r \frac{\pi}{2l} x\right)$$

IL SIGNIFICATO DI QUESTE E' ANALOGO A QUELLO PER I SISTEMI DISCRETI, OVEERO SONO I MODI CHE ESPRIMONO L'EQUAZ. DEL MOT.

COME LUNGH. D'ONDA ASSOCIATA ABBIAMO CHE:

$$\lambda_r = \frac{2l}{r \frac{\pi}{2l}} = \frac{4l}{r} \quad \text{CON } r = 1, 3, 5, \dots, 2n+1$$

GRAFICAMENTE, QUESTE FORME MODALI SONO:

LA TIPOLOGIA DI FUNZ. DIPENDE DA LE CONDIZ. INIZIALI.

SI DEFINISCE:

$$f_1(x-ct) \Rightarrow \text{ONDA PROGRESSIVA}$$

$$f_2(x+ct) \Rightarrow \text{ONDA REGRESSIVA}$$

DIMOSTRIAMO ORA CHE LA FUNZ. PROGRESSIVA E' SOLUZ. DELL'EWAZ:

$$f_1(x-ct) = f_1(y) \quad \text{PONENDO: } y = x - ct$$

$$\frac{\partial f_1}{\partial t} = \frac{df_1}{dy} \cdot \frac{\partial y}{\partial t} = -c \frac{df_1}{dy}$$

$$\frac{\partial^2 f_1}{\partial t^2} = (-c)(-c) \frac{d^2 f_1}{dy^2} = c^2 \frac{d^2 f_1}{dy^2} \Rightarrow \text{II MEMBRO}$$

$$\frac{\partial f_1}{\partial x} = \frac{df_1}{dy} \cdot \frac{\partial y}{\partial x} = \frac{df_1}{dy}$$

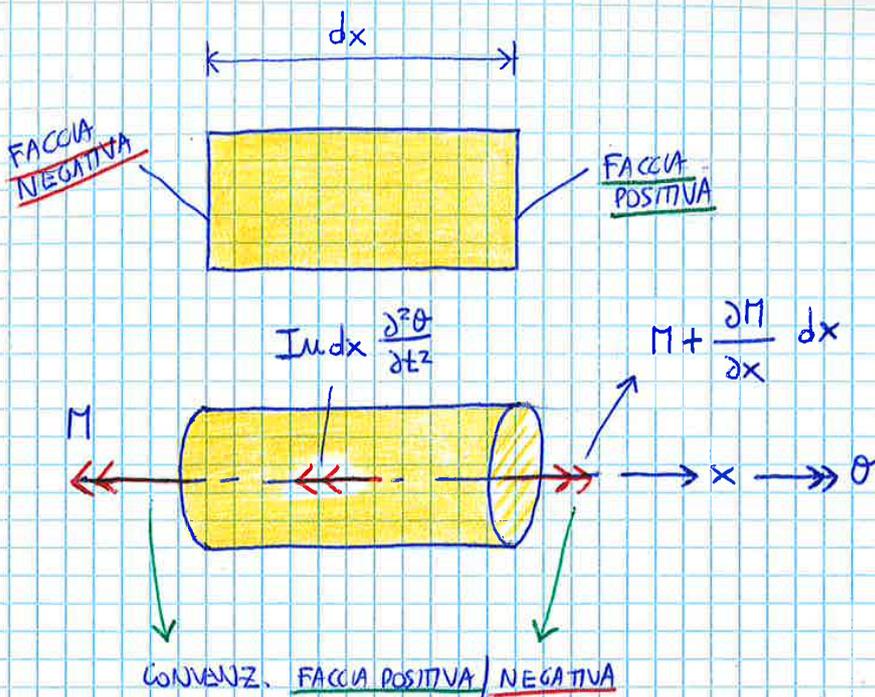
$$\frac{\partial^2 f_1}{\partial x^2} = \frac{d^2 f_1}{dy^2} \Rightarrow \text{I MEMBRO} = c^2 \frac{d^2 f_1}{dy^2} \quad \text{DUNQUE:}$$

$$\boxed{\text{I MEMBRO}} = \boxed{\text{II MEMBRO}} \Rightarrow \text{IDENTITA'} \Rightarrow \checkmark$$

ANALOGAMENTE, SI PUÒ DIMOSTRARE LO STESSO PER LA f_2 !

QUAL E' IL SIGNIFICATO FISICO DI f_1 E f_2 ?

CONSIDERIAMO UNA BARRA AVENTE LUNGHEZZA INFINITA E SUPPONIAMO CHE A $t=0$ AGISCA UNA PERTURBAZIONE IN UN CERTO PUNTO:



IL MOMENTO DI INERZIA DEL CONCIO SI INDICA CON:

$$I_u dx$$

DOVE: $I_u \Rightarrow$ MOMENTO POLARE DI INERZIA PER UNITÀ DI LUNGH.

e, INOLTRE, L'ACCELERAZ. ANGOLARE θ' : $\frac{\partial^2 \theta}{\partial t^2}$

$$I_u = [kg \cdot m]$$

IMPONENDO L'EQUIL. ALLA ROTAZ. OTTIENGO CHE:

$$\cancel{M + \frac{\partial M}{\partial x} dx} - \cancel{M} - I_u dx \frac{\partial^2 \theta}{\partial t^2} = 0 \Rightarrow$$

$$\boxed{\frac{\partial M}{\partial x} = I_u \frac{\partial^2 \theta}{\partial t^2}} \Rightarrow \text{QUESTA TUTTAVIA NON È L'EQUAZ. DEL ROTAZ.}$$

PER LA TEORIA DELL'EASTICITÀ:

SE LA SEZ. È CIRCOLARE O ANULARE \Rightarrow

$$\boxed{M = G J_p \frac{\partial \theta}{\partial x}}$$

$$\theta(x, t) = \sum_{r=1}^{\infty} \left(A_r \cos \omega_r t + B_r \sin \omega_r t \right) \left(C_r \cos \left(\frac{\omega_r}{c} x \right) + D_r \sin \left(\frac{\omega_r}{c} x \right) \right)$$

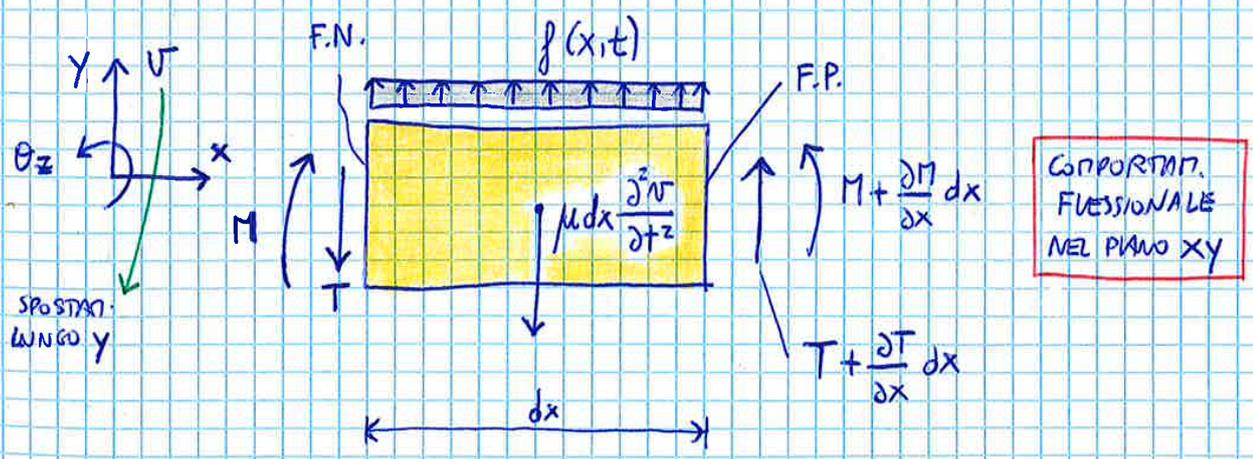
VEN 2 DIC

3) VIBRAZIONI FLESSIONALI - LA TRAVE DI EULERO - BERNULLI

LE IPOTESI CHE UTILIZZEREMO SONO PER I VARI MODELLI ESISTENTI:

	DEFORMABILITA' A TAGLIO	INERZIA ROTAZIONALE DELLE SEZIONI
TIRDO SHENKO	SI	SI
RAYLEIGH	NO	SI
EULERO-BERNOULLI	NO	NO

PER RITAVARE LE EQUAZ. DEL MOV. SI CONSIDERI UN CONCIO INFINITESIMO:



NEL MODELLO DI EULERO - BERNULLI SI PUO' ANCHE INTRODURRE UNA FORZANTE COME DISTRIBUZ. DI FORZA.

IMPONENDO L' EQUIL. ALLA TRASL. VERTICALE:

$$\theta = \frac{\partial v}{\partial x}$$

$$M_z = EI_z \frac{\partial \theta_z}{\partial x}$$

TEORIA DELL'ELASTICITA'

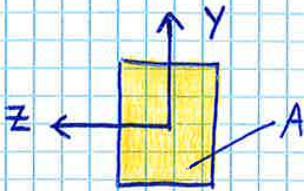
DUNQUE:

$$M_z = EI_z \frac{\partial^2 v}{\partial x^2}$$

\Rightarrow

$$M = EI_z \frac{\partial^2 v}{\partial x^2}$$

SI RICORDA CHE:



$$I_z = \int_A y^2 dA = [m^4]$$

POSSIAMO DUNQUE SCRIVERE CHE:

$$T = - \frac{\partial M}{\partial x} = - \frac{\partial}{\partial x} \left(EI \frac{\partial^2 v}{\partial x^2} \right)$$

SOSTITUENDO NEUA (1):

$$- \frac{\partial^2}{\partial x^2} \left(EI \frac{\partial^2 v}{\partial x^2} \right) - \mu \frac{\partial^2 v}{\partial t^2} + f(x,t) = 0$$

\Rightarrow equaz. DEL ROTTO (GENERALE)

SUPPONENDO CHE $EI = \text{cost}$ e $f(x,t) = 0$:

$$EI \frac{\partial^4 v}{\partial x^4} + \mu \frac{\partial^2 v}{\partial t^2} = 0$$

\Rightarrow equaz. DI EULERO-BERNOULLI

RISPETTO AUE VIBRAZ. ASSIALI e TORSIONALI OUI HO:

- DIFPERENZE NEL SEGNO (IL \oplus)
- L'ORDINE MAX DI DERIVAZIONE (4°)

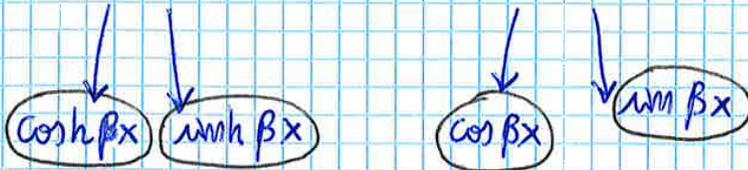
$$(\lambda + \beta)(\lambda - \beta)(\lambda + i\beta)(\lambda - i\beta) = 0 \Rightarrow$$

$$\lambda_{1,2} = \pm \beta \quad \lambda_{3,4} = \pm i\beta$$

ORA, CON ALCUNI PASSAGGI POSSIAMO ASSOCIARE:

$$\lambda_{1,2} = \pm \beta$$

$$\lambda_{3,4} = \pm i\beta$$



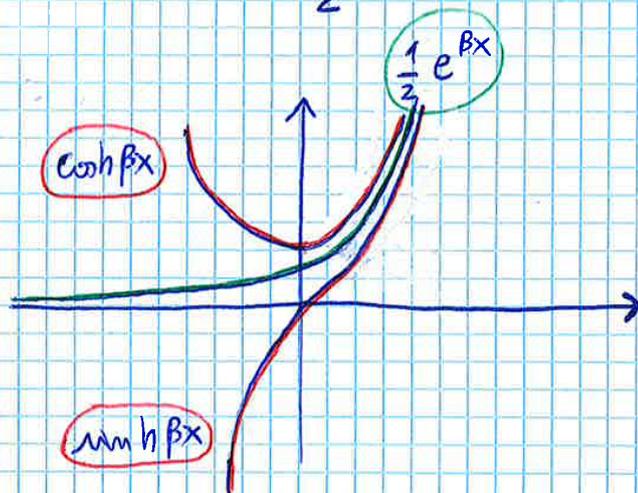
SI RICORDA CHE:

$$\cosh \beta x = \frac{e^{\beta x} + e^{-\beta x}}{2}$$

$$\sinh \beta x = \frac{e^{\beta x} - e^{-\beta x}}{2}$$

$$\frac{d}{dx} \cosh \beta x = \beta \sinh \beta x$$

$$\frac{d}{dx} \sinh \beta x = \beta \cosh \beta x$$



DUNQUE, SI OTTIENE CHE:

$$\phi(x) = A \cos \beta x + B \sin \beta x + C \cosh \beta x + D \sinh \beta x$$

LA SOLUZ. TOTALE SARA' QUINDI DATA DA:

$$v(x,t) = \sum_{r=1}^{\infty} \phi_r(x) \eta_r(t)$$

DOVE:

$$\eta_r(t) = F_r \cos \omega_r t + H_r \sin \omega_r t$$

③ $\nu = 0 \wedge \frac{\partial \nu}{\partial x} = 0$ DUNQUE: LA DEFORMATA RITRANE ↓ ALL'INCASTRO

$\begin{cases} \phi = 0 \\ \phi' = 0 \end{cases} \Rightarrow$ CONDIZ. AL BORDO ESTREMITA' INCASTRATA

UNA SITUAZ. TIPICA e' QUELLA DELLA TRAVE APPOGGIATA - APPOGGIATA:



VEDIAMO ORA IL CASO PARTICOLARE "LIBERO - LIBERO" \Rightarrow e' LA MODALITA' DI PROVA Sperimentale con la quale si sospende l'OGGETTO con ELASTICI MOLTO CEDEVOLI (FREQUENZE DI SOSPENSIONE PIU' PICCOLE DI 2 ORDINI DI GRANDEZZA RISPETTO AVE FREQUENZE PROPRIE) \Rightarrow POSSO TRASCURARE L'INFLUENZA DEI VINCOLI, OMBRO DENE "POLLE".

CONSIDERIAMO UNA TRAVE LIBERA-LIBERA e CALCOLIAMO LE FREQUENZE PROPRIE:



CONDIZ. AL BORDO $\Rightarrow \begin{cases} T(0,t) = 0 = T(l,t) \\ M(0,t) = M(l,t) = 0 \end{cases}$

ORA, RICORDANDO CHE:

$M = EI \frac{\partial^2 \nu}{\partial x^2}$ $T = -EI \frac{\partial^3 \nu}{\partial x^3}$

MER 7 DIC

IN FORMA MATRICIALE:

$$\begin{bmatrix} - & - \\ - & - \end{bmatrix} \begin{Bmatrix} A \\ B \end{Bmatrix} = \begin{Bmatrix} 0 \\ 0 \end{Bmatrix}$$

NATURALE, ANCHE QU VOGLIAMO EVITARE LA SOLUZ. BANALE:

$$A = B = C = D = 0 \Rightarrow \text{SOLUZ. BANALE}$$

QUESTO LO SI OTTENE IMPONENDO:

$$\det \begin{bmatrix} - & - \\ - & - \end{bmatrix} = 0 \Rightarrow$$

$$(\cosh \beta l - \cos \beta l)^2 - (\sinh \beta l - \sin \beta l)(\sinh \beta l + \sin \beta l) = 0 \Rightarrow$$

$$\cosh^2 \beta l + \cos^2 \beta l - 2 \cosh \beta l \cos \beta l - \sinh^2 \beta l + \sin^2 \beta l = 0 \Rightarrow$$

$$\boxed{2 - 2 \cosh \beta l \cos \beta l = 0} \Rightarrow \text{E' UNA DELLE EQUAZ. CARATTERISTICHE}$$

QUEST'ULTIMA EQUAZ. NON E' RISOLVIBILE IN FORMULA CHIUSA (NOI IMPOSTEREMO UNA SOLUZ. GRAFICA).

QUELLO CHE SI FA E' TIPICAMENTE RICORRERE A PUNZIONI NOTE, DI CUI SI CONOSCE SU' IL GRAFICO:

$$2 - 2 \cosh \beta l \cdot \cos \beta l = 0 \Rightarrow \boxed{\cos \beta l = \frac{1}{\cosh \beta l}} = \frac{2}{e^{\beta l} + e^{-\beta l}}$$

DUNQUE, GRAFICAMENTE:

$$\phi' = B + 2CX + 3DX^2$$

$$\phi'' = 2C + 6DX$$

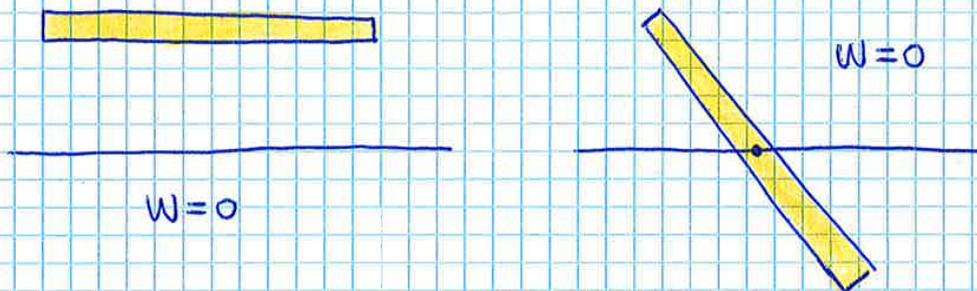
$$\phi''' = 6D$$

DUNQUE: $C = D = 0$ QUINDI RIMANE:

$$\phi(x) = A + BX \Rightarrow \text{FORMA PIU' SEMPLICE CORRISPOND. ALLA POLAZ. NULLA (W=0)}$$

QUESTO E' QUINDI IL CASO DI MOTI RIGIDI $\Rightarrow W=0$

SI PUO' VEDERE UN GENERICO MOTO LINEARE COME SOMMA DI TRASL. E DI UNA ROTAZ. ATTORNO AL BARICENTRO:



IL MOTO RIGIDO E' UN MOTO CHE AVVIENE SENZA DEFORMAZ. \Rightarrow QUESTO MOTO NASCE QUANDO IL SISTEMA E' DEBOLTA VINCULATO.

I 2 MOTI SONO INDIPENDENTI \Rightarrow QUESTO E' COERENTE CON IL FATTO CHE $\beta l = 0$ SIA UNO ZERO CON MOLTEPLICITA' DOPIA \Rightarrow 2 AUTOFUNZIONI COINCIDENTI.

I MODI VERI E PROPRI SI OTTENGONO CONSIDERANDO LE POLAZ. NON NULLE, RISOLVENDO (IN MANIERA APPROSSIMATA) L'EQNAZ. CARATTERISTICA!

A TITOLO DI ESEMPIO: $\beta l = 4,730$, $7,853$, $10,996$, $14,137$
 $(r=1)$ $(r=2)$ $(r=3)$ $(r=4)$

• VIBRAZIONI DI SISTEMI CONTINUI : APPROCCIO UNIFICATO

VEDIAMO QUELLO RICAVATO FUORI IN FORMA DEL TUTTO GENERALE e' :

① VIBRAZ. ASSIALI DI ASTE

$$\mu(x) \frac{\partial^2 u}{\partial t^2} - \frac{\partial}{\partial x} \left[AE(x) \frac{\partial u}{\partial x} \right] = 0$$

② VIBRAZ. TORSIONALI DI BARRE

$$I_m(x) \frac{\partial^2 \theta}{\partial t^2} - \frac{\partial}{\partial x} \left[G J_p(x) \frac{\partial \theta}{\partial x} \right] = 0$$

③ VIBRAZ. FLESSIONALI DI TRAVI

$$\mu(x) \frac{\partial^2 v}{\partial t^2} + \frac{\partial^2}{\partial x^2} \left[EI(x) \frac{\partial^2 v}{\partial x^2} \right] = 0$$

TUTTE e 3 QUESTE EQUAZ. CONTENGONO :

- $\frac{\partial^2}{\partial t^2} \Rightarrow$ FORZE DI INERZIA \Rightarrow ENERGIA CINETICA

- TERMINI DOWTO AVE FORZE ELASTICHE \Rightarrow ENERGIA POTENZ. ELASTICA

POSSO SCRIVERE IN FORMA RIASSUNTIVA QUESTE 3 EQUAZ. COME :

$$M \left[\frac{\partial^2 w}{\partial t^2} \right] + R [w] = 0$$

Ⓜ : SPOSTAM. GENERALIZZATO \Rightarrow w(x,t) ∈ ℝ

$$\frac{\ddot{\eta}(t)}{\eta(t)} = - \frac{\mathcal{R}[\phi]}{M[\phi]} = - \omega^2$$

ANCHE QUI L'UNICA SOLUZ. DELL' EQUAZ. E' LA FUNZ. COSTANTE (LA QUALE NON DIPENDE NE' DA t NE' DA x) \Rightarrow QUESTA COSTANTE LA CHIAMO ω^2 !

DUNQUE, SI OTTENE CHE :

$$\ddot{\eta}(t) + \omega^2 \eta(t) = 0 \Rightarrow \text{EQUAZ. DEL MOTO ARMONICO}$$

INOLTRE :

$$\mathcal{R}[\phi] = \omega^2 M[\phi] \Rightarrow \text{AUTOPROBLEMA (EVP) DIFFERENZIALE}$$

FINALMENTE, POSSO CHIAMARE :

$$\omega^2 \Rightarrow \text{AUTOVALORE}$$

$$\phi(x) \Rightarrow \text{AUTO FUNZIONE}$$

NEL CASO DEI SISTEMI DISCRETI ABBIAMO VISTO CHE, PER APPLICARE L'ANALISI MODALE, LE MATRICI DOVEVANO ESSERE SIMMETRICHE.

PARALLELAM., NEI SISTEMI CONTINUI GLI OPERATORI DOVRANNO ESSERE :

- OPERATORI AUTOAGGIUNTI : M, \mathcal{R}

DATE 2 FUNZIONI u, v CHE SODDISFANO LE CONDIZ. AL BORDO, SI DEFINISCE COSI' "PRODOTTO INTERNO"

$$(u, \mathcal{L}[v]) = \int_{\theta} u \cdot \mathcal{L}[v] d\theta$$

\mathcal{L} : OPERATORE LINEARE

NOTAZ.
DI UN PRODOTTO
INTERNO

ANCHE QU, ANALOGAM, PER QUALSiasi CONDIZ. AL BORDO $u'v''=0!$

DUNQUE, PROSEGUENDO CON LE INTEGRAZ. PER PARTI SI ARRIVA A:

$$\int_0^l u v^{IV} dx = \int_0^l u^{IV} v dx \Rightarrow (u, \mathcal{K}[v]) = (v, \mathcal{K}[u])$$

DUNQUE, PER LA TRAVE ANCHE \mathcal{K} È AUTOAGGIUNTO!

VEN 9 DIC

L'ENUNCIATO DELL'ORTOGONALITÀ DEI MODI (NON FAREMO TUTTI I PASSAGGI COME PER I SISTEMI DISCRETI) È:

$$\int_D \phi_i \cdot M[\phi_j] dD = m_i \delta_{ij} \quad \text{DOVE:}$$

$\delta_{ij} \Rightarrow$ OPERATORE DI KRONECKER (OPERAT. BOOLEANO)
 ↗ 0 SE $i \neq j$
 ↘ 1 SE $i = j$

ANALOGAMENTE, PER L'OPERATORE DI RIGIDEZZA:

$$\int_D \phi_i \cdot \mathcal{K}[\phi_j] dD = k_i \delta_{ij} = m_i \omega_i^2 \delta_{ij}$$

HO QUINDI DEFINITO $m_i \Rightarrow$ MASSA MODALE I-ESIMA ($m_i > 0$ POCHÉ M È DEFINITO POSITIVO) e $k_i \Rightarrow$ RIGIDEZZA MODALE I-ESIMA ($k_i \geq 0$ POCHÉ \mathcal{K} È DEFINITO POSITIVO & SEMIDEFINITO POSITIVO).

(\mathcal{K} È SEMIDEFINITO POSITIVO SE $\omega = 0$)

$$w_r^2 \{ \psi_r \}^T [m] \{ \psi_r \} = \{ \psi_r \}^T [k] \{ \psi_r \} \Rightarrow$$

$$w_r^2 = \frac{\{ \psi_r \}^T [k] \{ \psi_r \}}{\{ \psi_r \}^T [m] \{ \psi_r \}}$$

NEI CONTINUI IL PROBLEMA E' CHE NON SOLO IN GRADO DI CALCOLARE w_r e $\{ \psi_r \}$!

COME E' COSTITUITO w_r^2 :

PER UN SISTEMA ELASTICO LINEARE SI HA CHE:

$$V = \frac{1}{2} \{ x \}^T [k] \{ x \} \quad (\text{ENER. POTENZ. ELAST.})$$

$$T = \frac{1}{2} \{ \dot{x} \}^T [m] \{ \dot{x} \} \quad (\text{ENERG. CINETICA})$$

w_r PUO' IN QUALCHE MODO ESSERE SCRITTO COME RAPPORTO DI ENERGIE?

w_r^2 RICORDA UN RAPPORTO DI ENERGIA $\left(\frac{V}{T} \right)$!

INVECE, DI METTERE $\{ \psi_r \}$ NEL RAPPORTO, QUINDI, METTO UNA SORTA DI AUTOVETTORE APPROSSIMATO:

$$w^2 = R(\{ u \}) = \frac{\{ u \}^T [k] \{ u \}}{\{ u \}^T [m] \{ u \}} \Rightarrow \text{DEFINIZIONE DEL QUOZIENTE DI RAYLEIGH}$$

DOVE: $\{ u \} \in \mathbb{R}^n$ E' UN VETTORE DI "TENTATIVO"

IL QUOZIENTE DI RAYLEIGH È STAZIONARIO NELL'INTORNO DELL'AUTOVETTORE \Rightarrow PRINCIPIO DI STAZIONARIETÀ

VEDIAMO ORA UN COROLLARIO PER $r=1$:

PRIMA FREQUENZA
PROPRIA

$$R(\{u\}) \cong \omega_1^2 + \sum_{i=2}^n \epsilon_i^2 (\omega_i^2 - \omega_1^2)$$

ESSENDO:

$$\begin{cases} \epsilon_i^2 \geq 0 \\ \omega_{i+1}^2 \geq \omega_i^2 \text{ (PER COSTRUZIONE)} \Rightarrow (\omega_i^2 - \omega_1^2) \geq 0 \end{cases}$$

SI OSSERVA CHE:

IL QUOZIENTE DI RAYLEIGH $R(\{u\})$ SOVRASTIMA SEMPRE IL 1° AUTOVALORE!

L'APPROSSIMAZ. SUL PRIMO MODO SARÀ, DUNQUE, SEMPRE PER ECCESSO!

CON DIVERSI TENTATIVI DI $\{u\}$ IL QUOZIENTE DI RAYLEIGH CON L'APPROSSIMAZ. MIGLIORE SARÀ QUELLO PIÙ PICCOLO!

VEDIAMO ORA UNA TABELLA DI CONFRONTO DISCRETO VS CONTINUO:

$$[m] \{ \ddot{x} \} + [k] \{ x \} = \{ 0 \} \quad \text{PDOF}$$

$$\{ x(t) \} = \{ x_0 \} g(t) \quad \Rightarrow \text{SOLUZ. SINCRONA}$$

DOVE: $g(t)$ È UNA FUNZ. ARMONICA

L' ENERGIA CINETICA VALE:

$$T = \frac{1}{2} \{ \dot{x} \}^T [m] \{ \dot{x} \} = \frac{1}{2} (\dot{g}(t))^2 \{ x_0 \}^T [m] \{ x_0 \}$$

L' ENERGIA POTENZ. ELASTICA, INVECE, È:

$$V = \frac{1}{2} \{ x \}^T [k] \{ x \} = \frac{1}{2} (g(t))^2 \{ x_0 \}^T [k] \{ x_0 \}$$

DUNQUE:

$$T(t) = \frac{1}{2} \{ x_0 \}^T [m] \{ x_0 \} \omega^2 \sin^2(\omega t + \alpha)$$

$$V(t) = \frac{1}{2} \{ x_0 \}^T [k] \{ x_0 \} \cos^2(\omega t + \alpha)$$

(SCEGLIENDO: $g(t) = \cos(\omega t + \alpha)$)

QUANDO $\cos^2(\omega t + \alpha) = 0$:

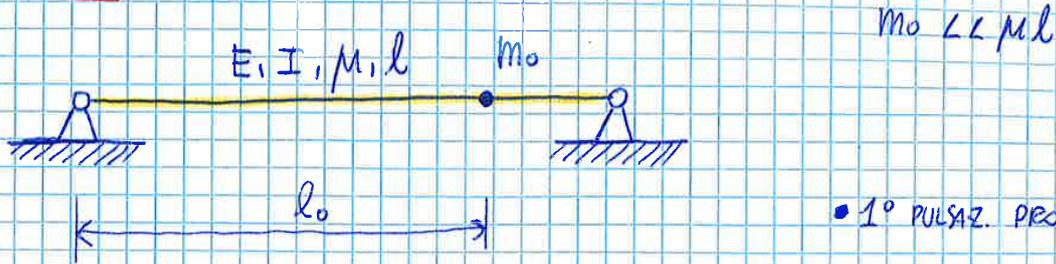
$$V = 0 = V_{\min} \quad (V \text{ NON PUÒ MAI ESSERE } < 0)$$

CONTE PROPORZIONALE $\sin^2(\omega t + \alpha) = 1$, DUNQUE:

$$T = T_{\max} \quad (\text{IL } \omega^2 \text{ NON PUÒ MAI ESSERE } > 1)$$

PERTANTO:

esempio 1



• 1° PULSAZ. PROPRIA

ASSUMO COME FUNZIONE DI TENTATIVO:

$$\phi(x) = \sin\left(\frac{\pi}{l} x\right) \Rightarrow \text{1° AUTOFUNZIONE DEL SISTEMA SENZA } m_0$$

QUESTA PUÒ ESSERE UNA BUONA SCELTA POCHÉ M₀ RAPPRESENTA DI FATTO UNA PERTURBAZIONE.

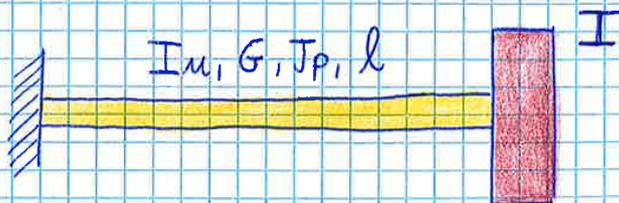
DOPO DI CHÉ, SI ASSUME:

$$v(x, t) = \sin\left(\frac{\pi}{l} x\right) \cdot \sin(\omega t + \alpha)$$

SI COSTRUISCONO T(t) e V(t) e SI MASSIMIZZANO ⇒ SI CALCOLA:

$$\omega^2 = \frac{V_{max}}{T} \quad \text{ecc ecc...}$$

esempio 2

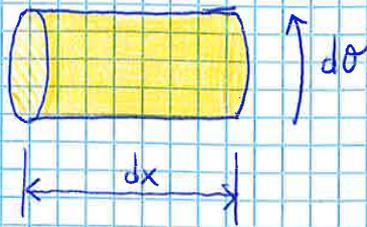


• STIMA 1° FREQ. PROPRIA ω_1

POSSO DIRE CHE:

$$v(x, t) = u(x) \cdot \sin(\omega t + \alpha) \Rightarrow \text{QUESTA ESPRESSIONE È VALIDA PER UN SISTEMA CONSERVATIVO!}$$

SE ω È SPECIFICATO NEL TESTO LA DIPENDENZA DAL TEMPO È ARMONICA!



PER IL TEOREMA DI CAPEYRON:

$$dV = \frac{1}{2} M \theta \, d\theta$$

INOLTRE, ESSENDO:

$$M = G J_p \frac{\partial \theta}{\partial x} \quad \text{ED ESSENDO:} \quad d\theta = \frac{\partial \theta}{\partial x} dx$$

$$V = \frac{1}{2} \int_0^l G J_p \frac{\partial \theta}{\partial x} \cdot \frac{\partial \theta}{\partial x} dx = \frac{1}{2} \int_0^l G J_p \left(\frac{\partial \theta}{\partial x} \right)^2 dx \Rightarrow$$

$$V = \frac{1}{2} \int_0^l G J_p \left(\frac{\partial \theta}{\partial x} \right)^2 dx \Rightarrow \text{ENERGIA POTENZ. ELASTICA DI UNA BARRA DI TORSIONE}$$

SUPPONENDO ORA CHE: $\theta(x,t) = u(x) \cdot \sin(\omega t + \alpha)$

$$V = \frac{1}{2} \int_0^l G J_p \left(\frac{du}{dx} \right)^2 dx \sin^2(\omega t + \alpha)$$

DA CUI:

$$V_{\max} = \frac{1}{2} \int_0^l G J_p \left(\frac{du}{dx} \right)^2 dx \cdot \textcircled{1}$$

→ il sin è max in 1

PER QUANTO RIGUARDA L'ENERGIA CINETICA, INVECE:

QUEST'ULTIMO E' NOTO COME "QUOZIENTE DI RAYLEIGH" !

COME SCELGO LA $u(x)$?

UN CRITERIO PUO' ESSERE QUELLO DI CONSIDERARE UNA SITUAZ. SIMILE.

IN GENERALE, IL CRITERIO E' IL SEGUENTE:

LE PUNZIONI DI TENTATIVO DEVONO RISPETTARE ALMENO LE CONDIZ. AL BORDO GEOMETRICHE.

RICORDIAMO QUALI SIANO QUESTE CONDIZ. GEOMETRICHE:

	CONDIZ. GEOMETRICHE	CONDIZ. NATURALI
TRAVE	v, v'	v'', v'''
ASTA	u	u'
BARRA	θ	θ'

LE CONDIZ. NATURALI INVOLGONO LE FORZE O I MOMENTI ! \Rightarrow
A NOI INTERESSANO SOLO LE CONDIZ. GEOMETRICHE!

NELL'ESERCIZ. POSSIAMO SUEGUERE COME PRIMA SCELTA:

$$u(x) = x$$

$$\frac{du}{dx} = 1$$

SOSTITUENDO NEL QUOZ. DI RAYLEIGH:

COME TERZA SCELTA POSSO SCEGLIERE :

$$m(x) = x^2$$

$$\frac{dm}{dx} = 2x$$

OTTENGO, COMPLESSIVAMENTE CHE :

$$W^2 (m=x^2) = \frac{4}{3} \frac{\frac{GJp}{l}}{\frac{I_{nl}}{5} + I}$$

SI PUÒ DIMOSTRARE CHE, IN QUESTO CASO :

$$W^2 (m=x^2) \triangleright W^2 (m=x) \left(\triangleright W^2_{\text{"VERA"}} \right)$$

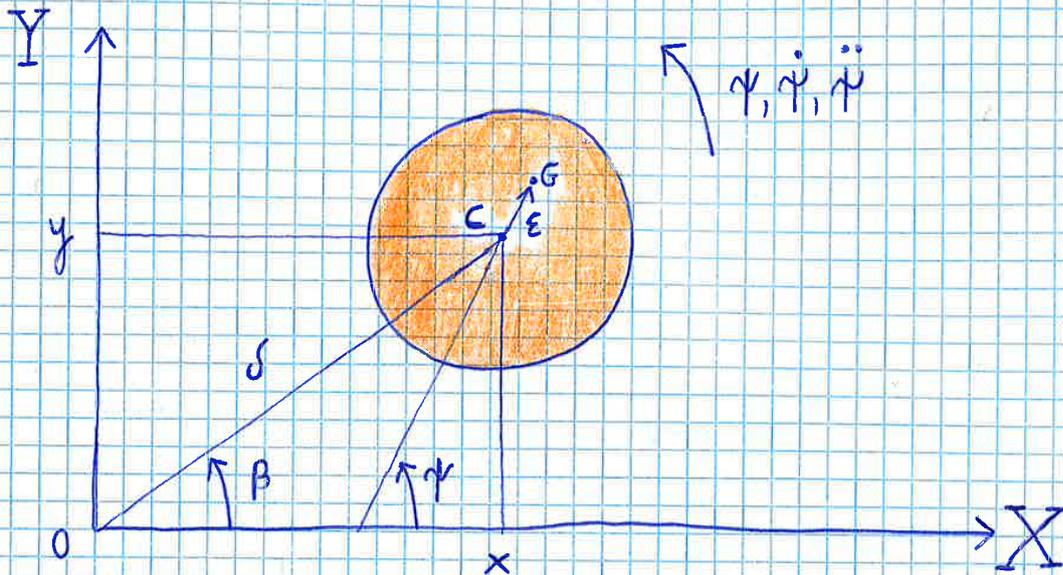
DUNQUE, LA STIMA EFFETTUATA CON $m=x$ (PER ORA) È LA MIGLIORE DELLE 3 (SI RICORDA CHE IL QUOZIENTE DI RAYLEIGH SORRACSTIMA SEMPRE, PER QUANTO RIGUARDA IL 1° MODO, LA W_1 !)

VEN 16 DIC

VEDIAMO ORA UN MODELLO DI ROTORE (INTRODUZ. ALLA DINAMICA DEI ROTORI) :

NOI SIAMO INTERESSATI AL MOTTO DEL CENTRO GEOMETRICO C!

CONSIDERIAMO COME RIFERIT. IL PIANO MEDIO DEL DISCO:



DEFINISCO s COME "FRECCIA ELASTICA" \Rightarrow DESCRIVE IL MOTTO DELLA DEFORMATA ELASTICA.

β \Rightarrow ANGOLO DI PRESSIONE

ψ \Rightarrow ANGOLO DI ROTAZ. DEL DISCO (USEREMO QUESTA PER LE FORZE)

β NON È UN ANGOLO DI ROTAZ. DEL DISCO POICHÉ INDIVIDUA LA POSIZ. DEL PUNTO C RISPETTO ALL'ORIGINE DEL SISTEMA DI RIFERIT. \Rightarrow INDIVIDUA LA POSIZ. DI UN PUNTO DEL DISCO E NON LA POSIZ. DI TUTTO IL DISCO!

SUPPONENDO CHE IL ROTORE SIA AD ASSE VERTICALE ($\vec{g} \perp$ AL PIANO XY) INDICIAMO LE FORZE IN GIOCO:

$$\begin{cases} \ddot{x}_G = \ddot{x} - \varepsilon \omega^2 \cos(\omega t) \\ \ddot{y}_G = \ddot{y} - \varepsilon \omega^2 \sin(\omega t) \end{cases}$$

SOSTITUENDO SI OTTENE:

$$\begin{cases} m\ddot{x} + c\dot{x} + kx = m\omega^2 \varepsilon \cos(\omega t) & (1) \\ m\ddot{y} + c\dot{y} + ky = m\omega^2 \varepsilon \sin(\omega t) & (2) \end{cases}$$

LA SUPPOSIZ. $\omega = \text{cost}$ HA FATTO SÌ CHE I GDL SIANO SOLO x e y !

DI FATTO DEVE 3 EQUAZ. DI EQUIL. SCRITTE USANDO SOLO LE PRIME 2 (LA TERZA SERVE PER CALCOLARE $\pi(t)$ / $\omega = \text{cost}$ \Rightarrow COSA CHE NOI NON FAREMO).

QUESTE 2 EQUAZ. DEL MOTO SONO DISACCOPPATE ED, INOLTRE, I COEFF. DELLE DERIVATE SONO GLI STESSI!

SU PRENENDO ORA DI (1) + i(2):

$$m(\ddot{x} + i\ddot{y}) + c(\dot{x} + i\dot{y}) + k(x + iy) = m\omega^2 \varepsilon (\cos \omega t + i \sin \omega t)$$

DEFINENDO ORA UNA COORD. COMPLESSA (PRIVA DI SENSO FISICO):

$$z = x + iy \in \mathbb{C}$$

SI OTTENE CHE:

$$m\ddot{z} + c\dot{z} + kz = m\omega^2 \varepsilon e^{i\omega t} \quad \text{equaz. complessa}$$

LA FORMULAZ. COMPLESSA NON SOLO CI CONSENTE DI "SINTETIZZARE" LE 2 EQUAZ., MA ANCHE DI RISOLVERLE SINGOLARMENTE (SI RICORDI QUELLO VISTO NELLA PRIMA PARTE DEL CORSO).

ESSENDO :

CONVENZ. DEGLI ANTICIPI

$$z(t) = |z_0| e^{i\omega t} \cdot e^{-i\varphi} = |z_0| e^{i(\omega t - \varphi)} \Rightarrow$$

$$z(t) = \delta e^{i(\omega t - \varphi)}$$

SEMPRE IN ANALOGIA AI SDOF :

$$\tan \varphi = \frac{2 \xi \frac{\omega}{\omega_n}}{1 - \left(\frac{\omega}{\omega_n}\right)^2}$$

QUANTO VALE $\dot{\varphi}$? $\Rightarrow \dot{\varphi} = 0$ (NON COMPARE LA VARIABILE TEMPO!)

DUNQUE, POSSIAMO DIRE CHE IL RITARDO DI FASE φ SIA COSTANTE!

VOLENDO CAPIRE COME X e y VARIANO NEL TEMPO, ED ESSENDO :

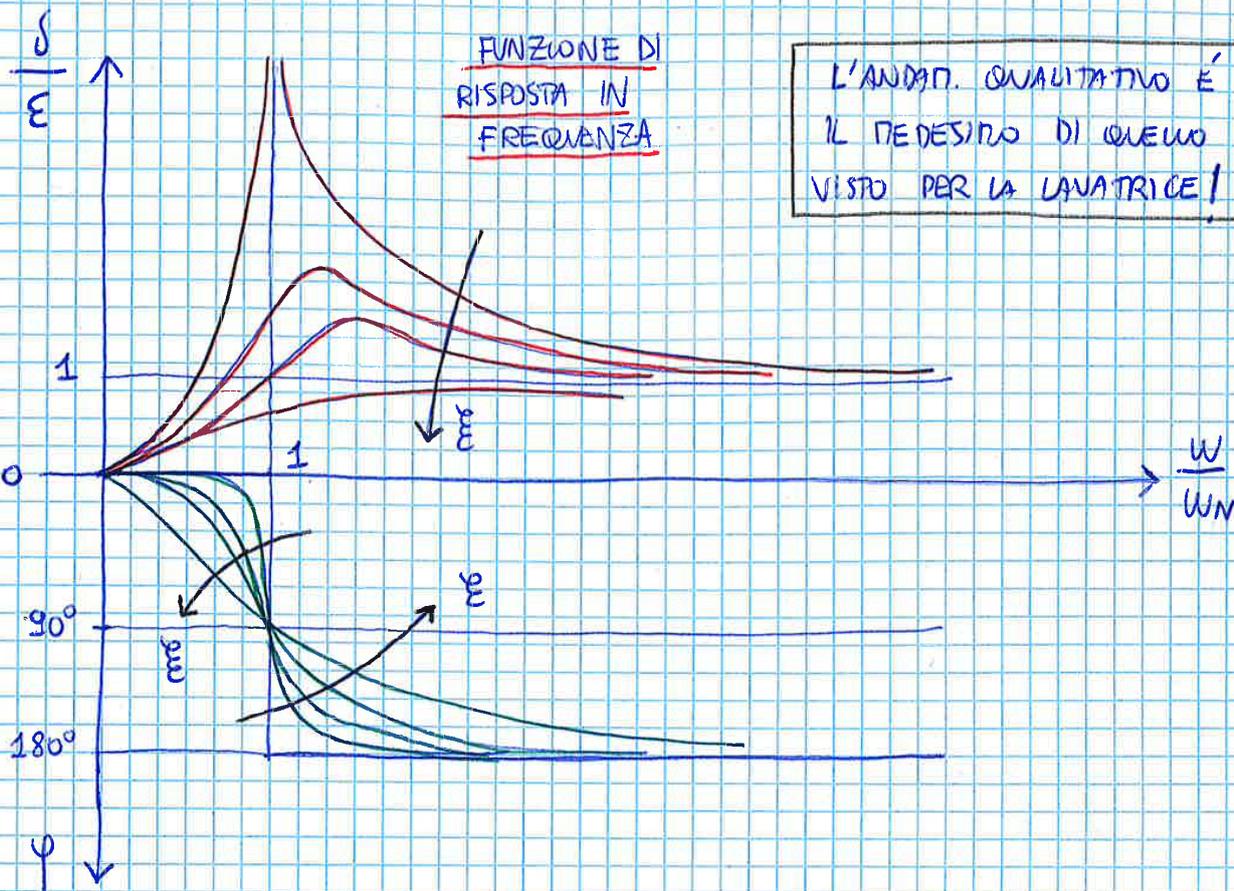
$$\begin{cases} x = \text{Re}(z) = \text{Re}[\delta e^{i(\omega t - \varphi)}] = \delta \cos(\omega t - \varphi) \\ y = \text{Im}(z) = \text{Im}[\delta e^{i(\omega t - \varphi)}] = \delta \sin(\omega t - \varphi) \end{cases}$$

IL LOGO GEOMETRICO DESCRITTO DALLE SUCCESSIVE POSIZ DEL CENTRO GEOMETRICO C SARA' QUINDI :

$$x^2 + y^2 = \delta^2 \Rightarrow \text{equaz. circonferenza} \Rightarrow \text{L'ORBITA E' CIRCOLARE!}$$

SI PARLA ANCHE DI "MOTO DI PRECESSIONE CIRCOLARE".

FACENDO RIFERIT. AL DISEGNO PRECEDENTE :



ANALIZZATO ORA IL PROBLEMA DELLA RISONANZA:

SI PUÒ DIMOSTRARE CHE:

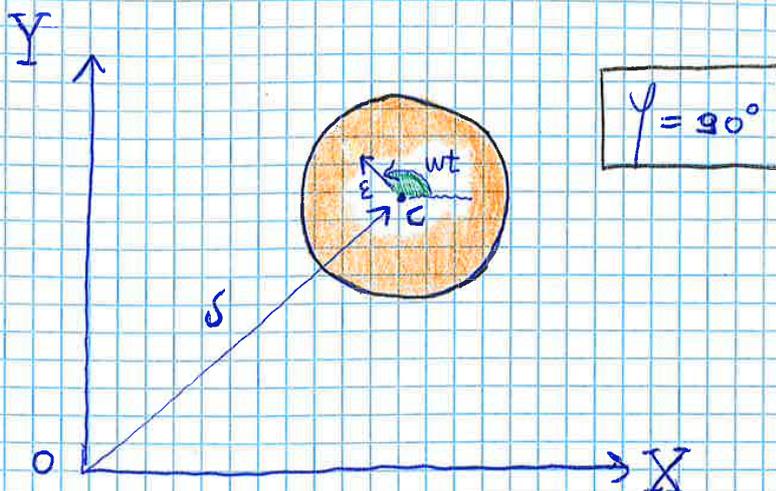
$$W_{ris} = W_{DI \text{ MAX AMPIEZZA}} = \frac{W_N}{\sqrt{1 - 2\xi^2}} = W_{CRITICA \text{ FLESSIONALE}}$$

QUESTA VELOCITÀ NELLA DINAMICA DEI ROTORI SI DEFINISCE COME VELOCITÀ CRITICA FLESSIONALE!

SE $\xi \ll 1$, OVVIAMENTE: $W_{CRIT \text{ FLEX}} \approx W_N$

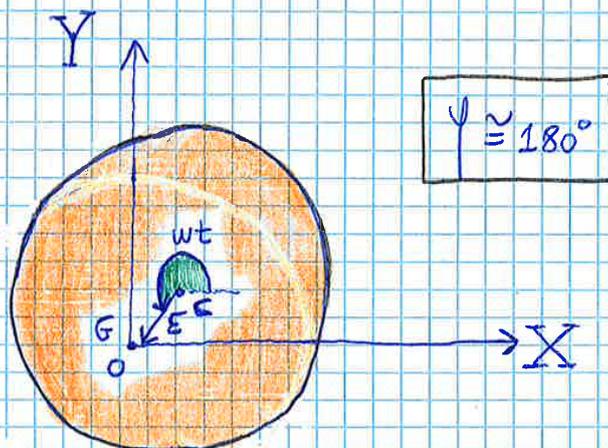
IN GENERALE, LA VELOCITÀ CRITICA È UNA VELOCITÀ DI ROTAZ. (RPM) IN CORRISPONDENZA DELLA QUALE UNA DELLE CAUSE ECCITATRICI PRESENTA UNA FREQUENZA COINCIDENTE CON UNA DELLE FREQUENZE PROPRIE.

② $W = W_N$



LA SPEZZATA OCG RUOTA RIGIDAMENTE, I RAPPORTI RIMANGONO INVARIATI (ABBIAMO INFATTI DETTO CHE $\dot{\psi} = 0$).

③ $W \gg W_N$



LA TRAIETTORIA DI G E' INTERNA ALLA TRAIETTORIA DI C, TUTTO RUOTA ATTORNO AD O.

IN QUESTA CONDIZ. SI OSSERVA IL FENOMENO DELL' "AUTOCENTRAMENTO"

$$\lim_{\frac{W}{W_N} \rightarrow \infty} (x_G, y_G) = (0, 0)$$

IN QUESTO MODO MINORIZZO GLI EFFETTI DELLA FORZA CENTRIFUGA.

LE IPOTESI PREVEDONO:

- ALBERO INFINITAMENTE RIGIDO
- CUSCINETTI CEDEVOLI E ANISOTROPI (ORTOTROPI)
- $C_x = C_y = 0 \Rightarrow$ ASSENZA DI STORZAMENTO
- DISCO IN PEZZERIA

ANISOTROPO IN CUI LE DIREZ. PRINCIPALI SONO \perp

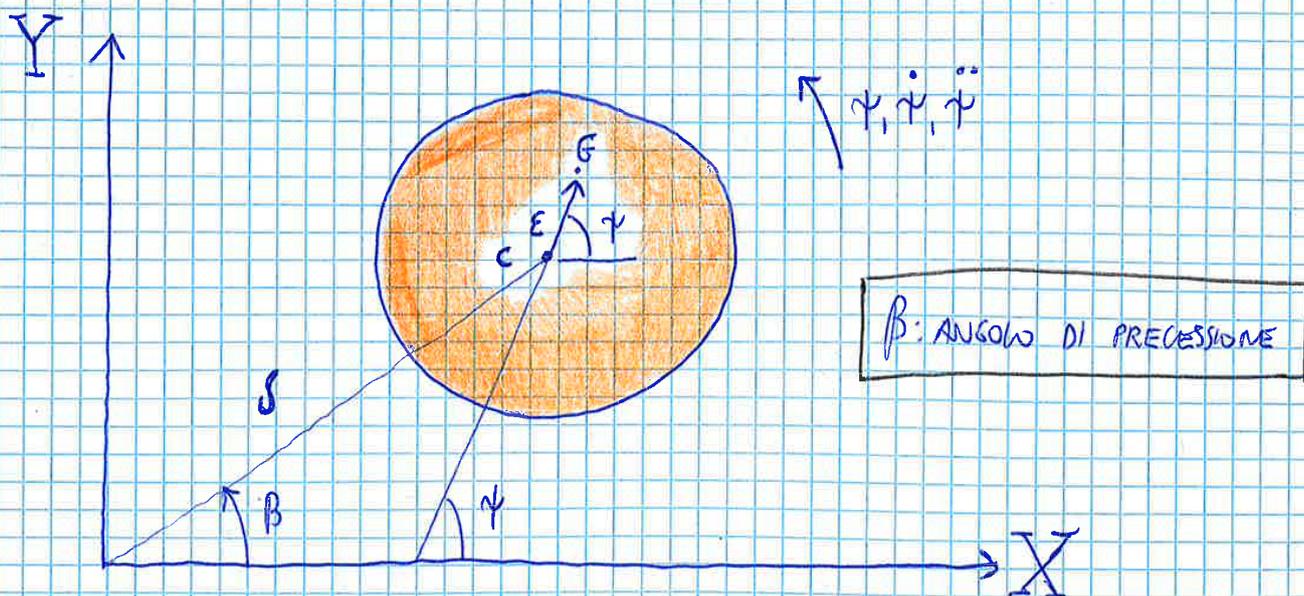
PERCHE' $k_x \neq k_y$?

SUPPONENDO DI AVERE:

- CUSCINETTI MAGNETICI
- CUSCINETTI LUBRIFICATI

SE SI EFFETTUA UNA LINEARIZZAZ. DELLE EQUAZ. FUNDAMENTALI SI OTTiene CHE $k_x \neq k_y!$ \Rightarrow HA SENSO DIRE CHE $k_x \neq k_y!$

CONSIDERANDO IL PIANO MEDIO DEL DISCO:



CONSIDERANDO ORA IL D.C.L:

QUELLO CHE VADO A FARE È, QUINDI, CERCARE LA SOLUZI. A REGIME COME:

$$\begin{cases} X = X_0 \cos \omega t \\ Y = Y_0 \sin \omega t \end{cases}$$

SI RICORDA CHE, NON ESSENDOCI SMORZAMENTO, IL RITARDO DI FASE γ PÙ ESSERE 0° & 180° :

$$X_0, Y_0 \in \mathbb{R} \text{ (EVENTUALM. NEGATIVI)}$$

SOSTITUENDO NELLE EQUAZ. DEL MOT. IN FATTI:

$$\begin{cases} (k_x - \omega^2 m) X_0 \cos \omega t = m \omega^2 E \cos \omega t \\ (k_y - \omega^2 m) X_0 \sin \omega t = m \omega^2 E \sin \omega t \end{cases} \Rightarrow$$

$$X_0 = \frac{m \omega^2 E}{k_x - \omega^2 m}$$

$$Y_0 = \frac{m \omega^2 E}{k_y - \omega^2 m}$$

DIVIDENDO PER m :

$$X_0 = \frac{\omega^2 E}{\frac{k_x}{m} - \omega^2}$$

$$Y_0 = \frac{\omega^2 E}{\frac{k_y}{m} - \omega^2}$$

SI OSSERVA CHE QUANDO VA A ZERO, DUNQUE:

$$\omega^2 = \frac{k_x \text{ (o } k_y)}{m} \text{ IL DENOMINAT.}$$

$$\omega_x^2 = \frac{k_x}{m}$$

$$\text{e } \omega_y^2 = \frac{k_y}{m}$$

RAPPRESENTANO 2 VELOCITA' CRITICHE FLESSIONALI!

IN GENERALE, NON POSSO DIRE CHE QUEST'ULTIMO RAPPORTO SIA UNITARIO:

- LA PRECESSIONE NON E' SINGRONA!

SPECIFICANDO x_0 e y_0 :

$$x_0 = \frac{\epsilon W^2}{\omega_x^2 - \omega^2}$$

$$y_0 = \frac{\epsilon W^2}{\omega_y^2 - \omega^2}$$

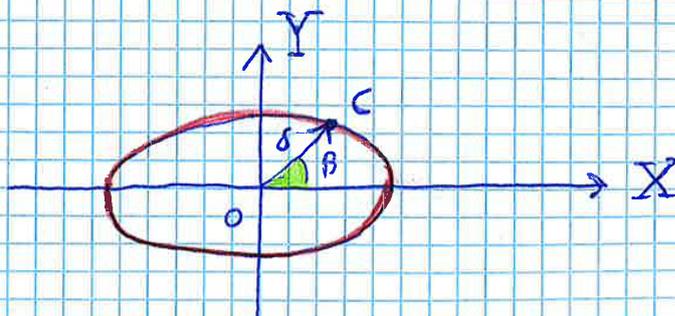
CON WOLTRE:

$$\begin{cases} x_c = x_0 \cos \omega t \\ y_c = y_0 \sin \omega t \end{cases}$$

POSSIAMO ORA SCRIVERE CHE:

$$\left(\frac{x_c}{x_0}\right)^2 + \left(\frac{y_c}{y_0}\right)^2 = \cos^2(\omega t) + \sin^2(\omega t) = 1 \quad \left(\frac{\text{COSTANTE}}{\text{RISPETTO AL}}\right) \quad \left(\frac{\text{TEMPO}}{\text{TEMPO}}\right)$$

LA TRAIETTORIA DEL PUNTO C PREVEDERA', QUINDI, UN'ORBITA ELLITTICA:



POSSO, WOLTRE, DIRE CHE:

$$\text{sign} \left(\frac{\dot{\beta}}{\omega} \right) = \text{sign} \left(\frac{y_0}{x_0} \right) = \text{sign} \left(\frac{\omega_x^2 - \omega^2}{\omega_y^2 - \omega^2} \right)$$

ANDIAMO ORA A CONSIDERARE 3 SITUAZ TIPICHE :

SI RICORDA CHE :

$$\begin{cases} X_G = X_c + \epsilon \cos \omega t \\ Y_G = Y_c + \epsilon \sin \omega t \end{cases}$$

$$\begin{cases} X_G = (X_0 + \epsilon) \cos \omega t \\ Y_G = (Y_0 + \epsilon) \sin \omega t \end{cases}$$

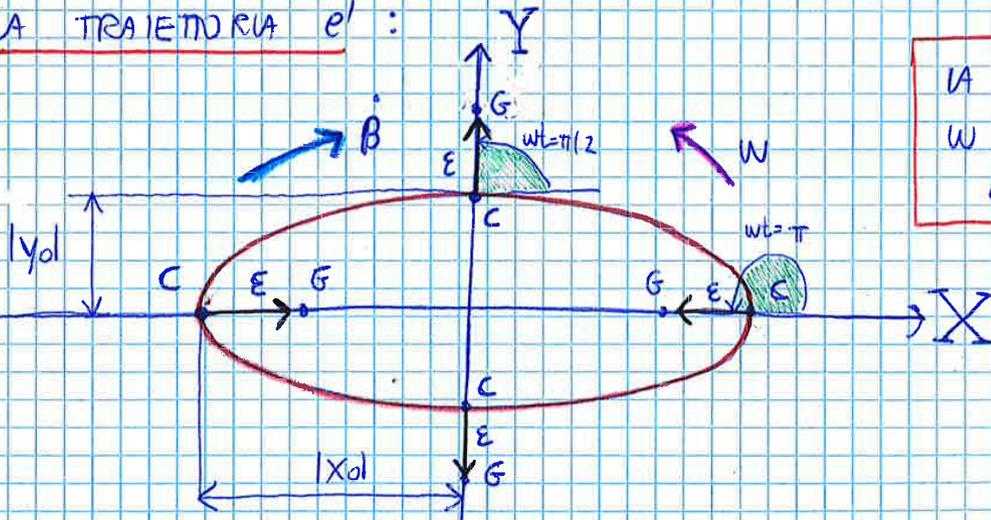
① MOTO BACKWARD : $\omega_X < \omega < \omega_Y$ $\begin{cases} X_0 < 0 & (P_2) \\ Y_0 > 0 & (P_1) \end{cases}$ $|X_0| > |Y_0|$

ANDIAMO A RAPPRESENTARE LA TRAIETTORIA :

SE $\omega t = 0$: $\begin{cases} X_c = -|X_0| \\ Y_c = 0 \end{cases}$ $\begin{cases} X_G = -|X_0| + \epsilon \\ Y_G = 0 \end{cases}$

↓ PER COME
HO FATTO IL
DISEGNO

LA TRAIETTORIA e' :



LA $\dot{\beta}$ È OPPOSTA A ω PERCHÉ IL MOTO È BACKWARD!

SE $\omega t = \frac{\pi}{2}$: $\begin{cases} X_c = 0 \\ Y_c = Y_0 \end{cases}$ $\begin{cases} X_G = 0 \\ Y_G = Y_0 + \epsilon \end{cases}$

ANDANDO AVANTI SI OTTENGONO GLI ALTRI PUNTI...

COME È FATTO $\dot{\beta}$? ⇒ ESSENDO IL MOTO BACKWARD : $\frac{\dot{\beta}}{\omega} < 0$ ⇒

$\dot{\beta}$ È OPPOSTO A ω IN VERSO!

MER 11 GEN

VEDIAMO ORA LA RISPOSTA DI UN ROTORE ALLO SQUILIBRIO DINAMICO:

• ROTORE DISALLINEATO

VEDIAMO PRIMA UN RICHIAMO SUL MOMENTO RISULTANTE DELLE FORZE DI INERZIA:

IN CASI DI TRIDIMENSIONALITA' SI HA CHE:

$$\vec{M}_O = \frac{d\vec{K}_O}{dt}$$

DOVE: O E' $\begin{cases} \text{PUNTO FISSO} \\ \text{BARICENTRO} \end{cases}$

\vec{K}_O = MOMENTO DELLA QUANTITA' DI MOTO → MOMENTO DOVUTO AD UN'AZIONE INERZIALE E NON AD UNA FORZA

INOLTRE, SE $O \equiv$ FISSO OPPURE $O \equiv$ BARICENTRO:

$$\{K_O\} = [I] \{W\}$$

DOVE:

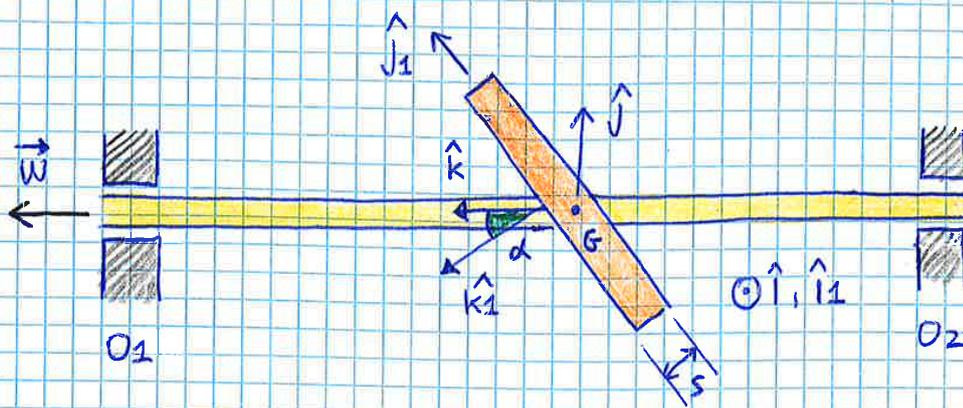
$\vec{W} = \begin{Bmatrix} p \\ q \\ r \end{Bmatrix} \Rightarrow$ VELOCITA' DI ROTAZ. IN UNA TERNA DI RIFER. CENTRATA IN O

INOLTRE:

$$[I] = \begin{bmatrix} I_{xx} & I_{xy} & I_{xz} \\ I_{yx} & I_{yy} & I_{yz} \\ I_{zx} & I_{zy} & I_{zz} \end{bmatrix} \Rightarrow \text{TENSORE DI INERZIA}$$

simm

DOVE:



$\hat{i}, \hat{j}, \hat{k} \Rightarrow$ TERNIA FISSA

$\hat{i}_1, \hat{j}_1, \hat{k}_1 \Rightarrow$ TERNIA MOBILE, ROTANTE A UNA VELOCITA' $\vec{\omega}$

POICHÉ I MOMENTI DI INERZIA DEL DISCO RISPETTO ALLA TERNIA FISSA VARIANO NEL TEMPO \Rightarrow IMPORTANZA TERNIA CENTRALE!

$\vec{\omega} \Rightarrow$ VELOCITA' DI ROTAZ. NELLA TERNIA CENTRALE

SCRIVO IL MOMENTO ANGOLARE NELLA TERNIA MOBILE:

$$\vec{K}_G = I_{x_1x_1} \omega_{x_1} \hat{i}_1 + I_{y_1y_1} \omega_{y_1} \hat{j}_1 + I_{z_1z_1} \omega_{z_1} \hat{k}_1$$

(SE LA TERNIA NON E' CENTRALE CI SONO MOLTI PIU' TERMINI!)

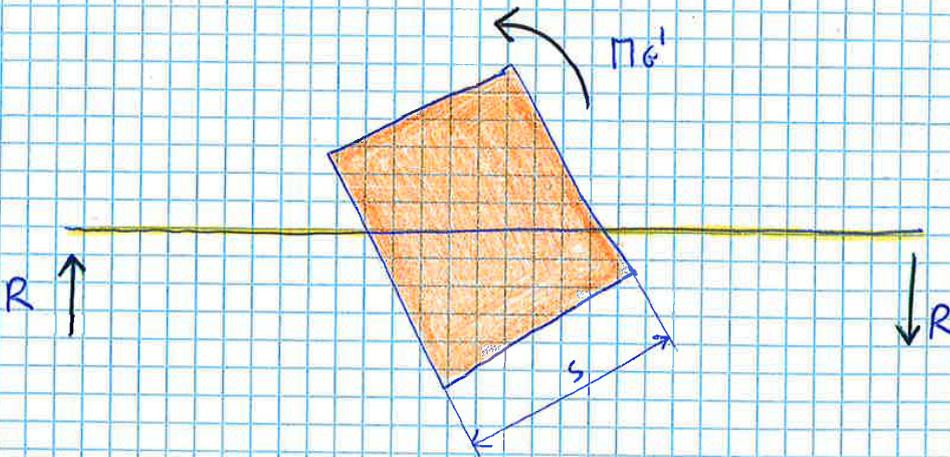
CON QUALCHE CALCOLO SI OTTIENE CHE:

$$\vec{M}_G = - \frac{d\vec{K}_G}{dt} = - (I_p - I_d) \omega^2 \sin\alpha \cos\alpha \hat{i}_1 \quad \text{DOVE:}$$

$$I_p = I_{z_1z_1} = \frac{1}{2} m R^2 \Rightarrow \text{MOMENTO POLARE}$$

$$I_d = I_{x_1x_1} = I_{y_1y_1} = \frac{1}{4} m R^2 + \frac{1}{12} m s^2 \Rightarrow \text{MOMENTO DIAMETRALE}$$

QUESTA SITUAZ. SI HA CON S ABBASTANZA GRANDE:

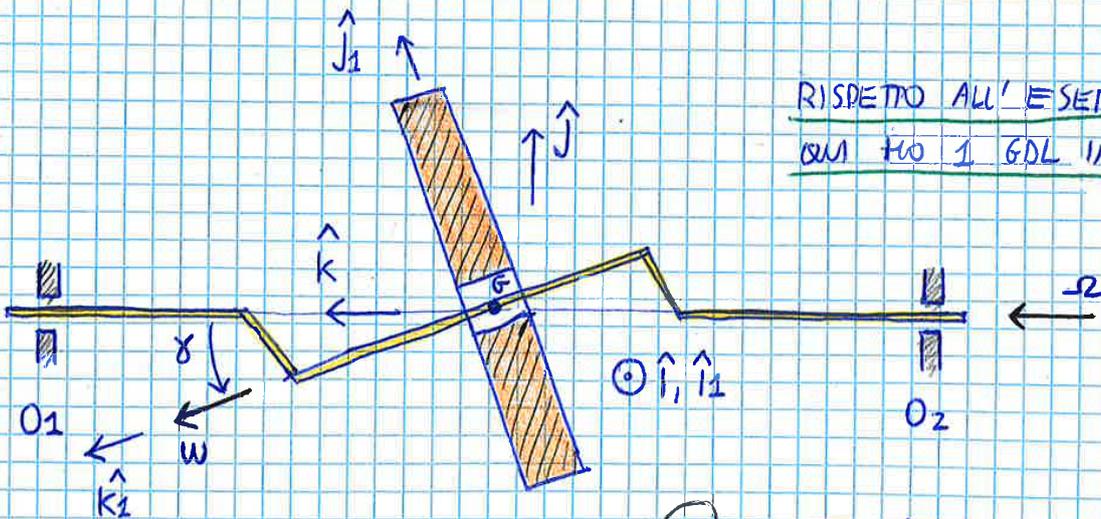


IN QUESTO CASO M_G' E' RIBALTANTE, OVVERO TENDE AD ACCENTUARE L'ERRORE ANGOLARE.

QUESTO PROVOCA LE REAZ. VINCOLARI R!

(ANCHE QUI, OVVIA DANTE, TUTTO RUOTA!)

esempio 2: DISCO LIBERO DI RUOTARE SU UNA FORCELLA RIGIDA



RISPETTO ALL'ESEMPIO 1
QUI HO 1 GDL IN PIU'!

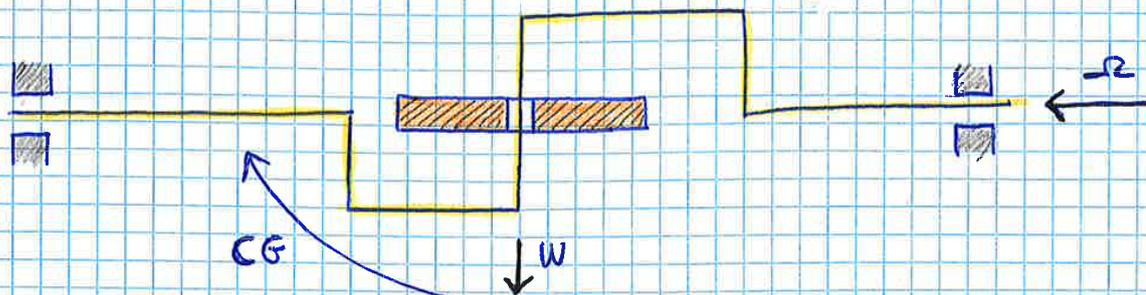
$\Omega \Rightarrow$ VELOCITA' DI TRASCINAZ. (o PRESSIONE)

$w \Rightarrow$ VELOCITA' DI ROTAZIONE PROPRIA (RELATIVA)

$\hat{i}, \hat{j}, \hat{k} \Rightarrow$ TERNA FISSA

$\hat{i}_1, \hat{j}_1, \hat{k}_1 \Rightarrow$ TERNA MOBILE

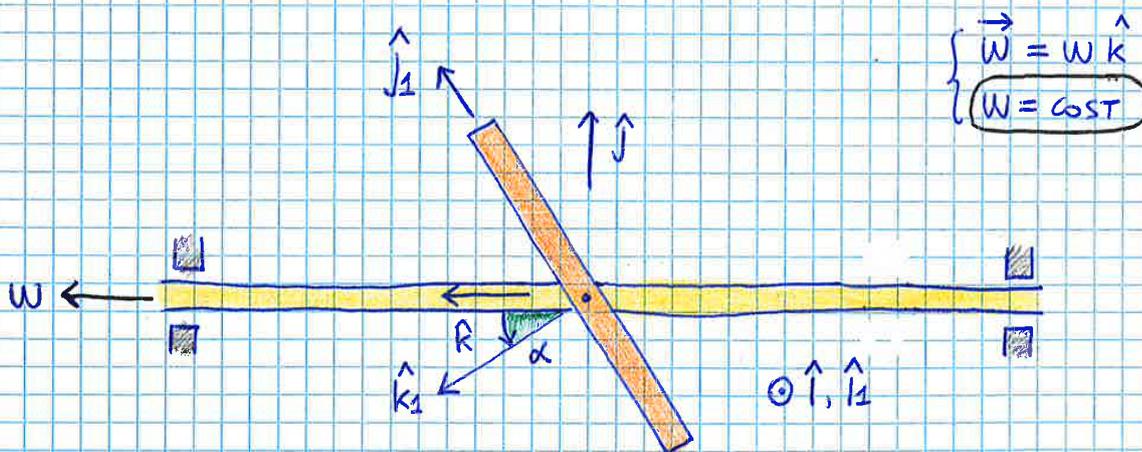
es.



LE COPPIE GIROSCOPICHE RISULTANO CONTROINTUITIVE!

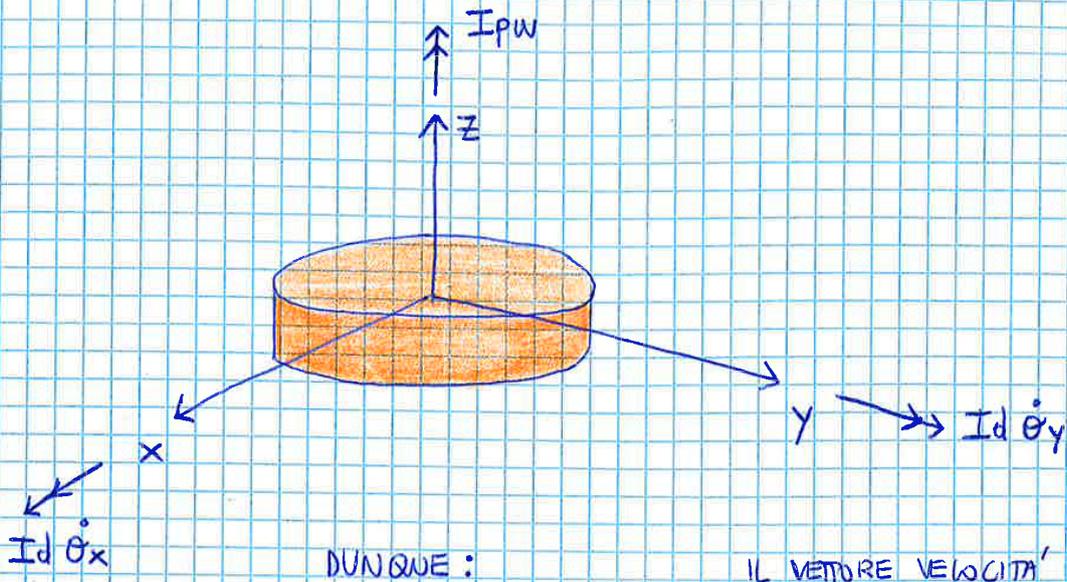
VEDIAMO ORA UN ROTORE CON SQUILIBRIO DINAMICO e con ALBERO DEFORMABILE:

SUPPONENDO CHE IL DISCO SIA IN PEZZERIA:



$\hat{i}, \hat{j}, \hat{k} \Rightarrow$ TERNA BARICENTRICA e FISSA
 $\hat{i}_1, \hat{j}_1, \hat{k}_1 \Rightarrow$ TERNA CENTRALE ROTANTE

ESSENDO L'ALBERO DEFORMABILE LA DEFORMATA ELASTICA FA SÌ CHE α SIA VARIABILE NEL TEMPO!



$$[I_G] = \text{diag} (I_d, I_d, I_p)$$

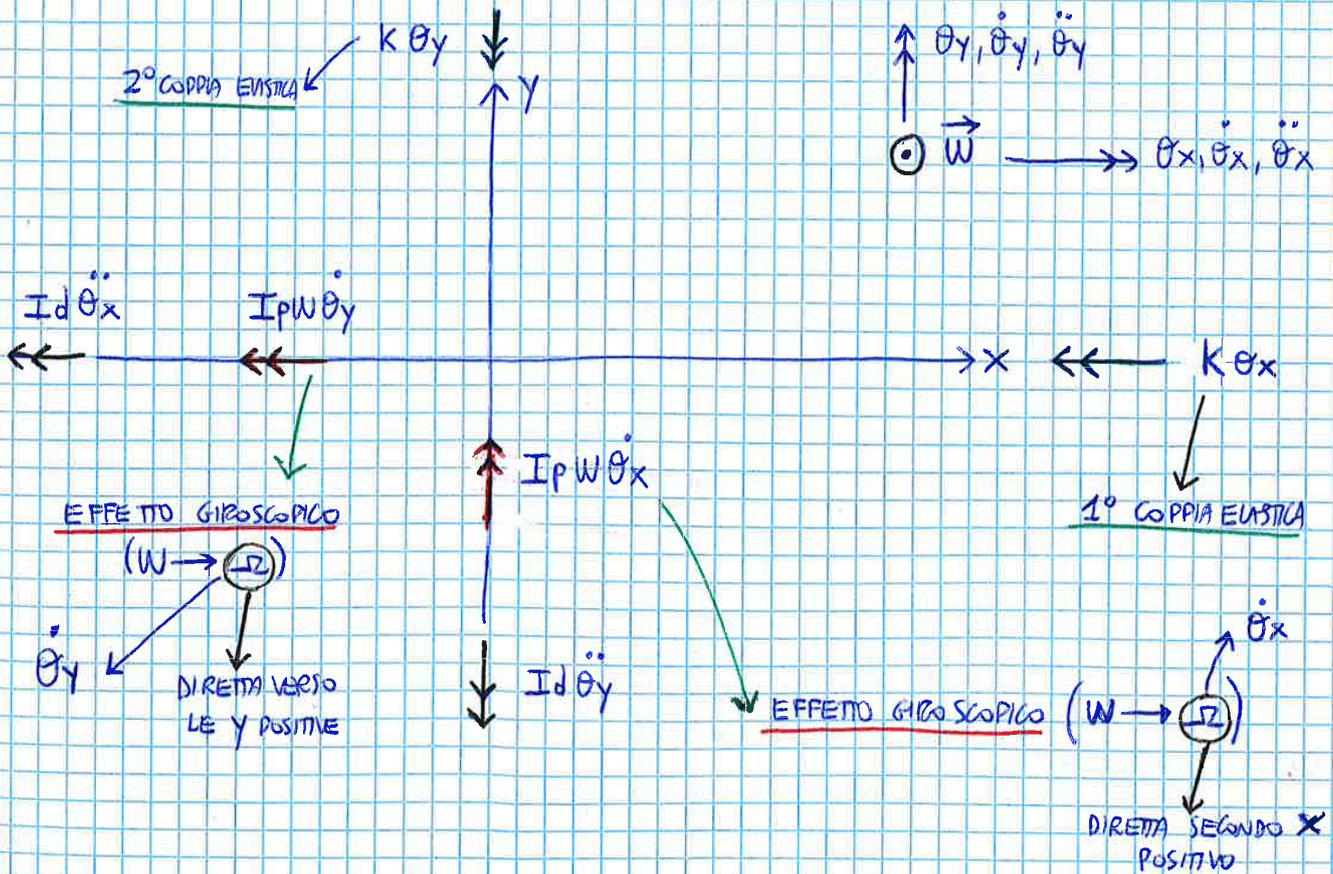
$$\vec{M}'_G = - \frac{d\vec{K}_G}{dt}$$

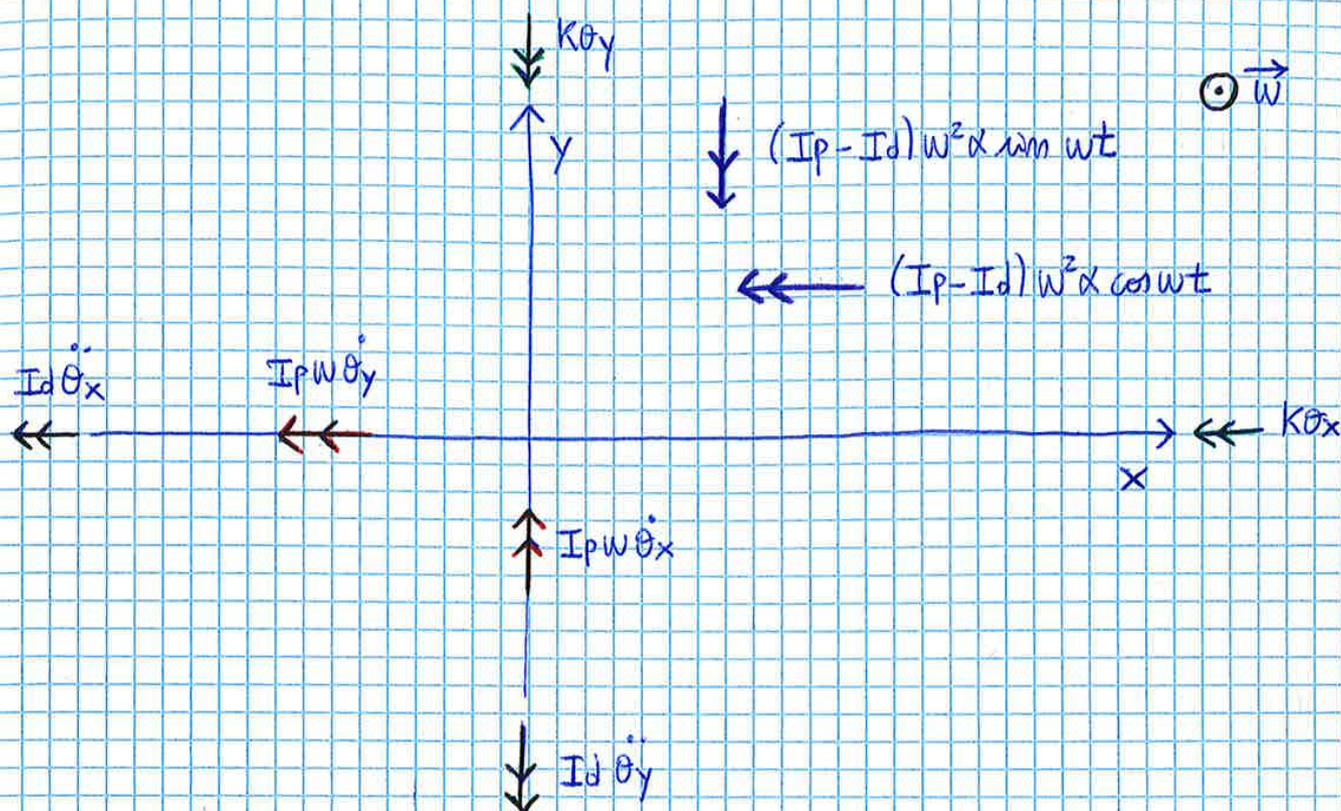
IL VETTORE VELOCITA' DI TRASCINAMENTO HA COME COMPONENTI:

$$\dot{\theta}_x \hat{i} + \dot{\theta}_y \hat{j}$$

LE COPPIE

IL DCL DEL DISCO E' RAPPRESENTABILE COME:





SCRIVENDO LE EQUAZ. DI EQUILIBRIO:

$$\begin{cases} Id \ddot{\theta}_x + K\theta_x + Ip\omega \dot{\theta}_y + (Ip - Id)\omega^2 \alpha \cos \omega t = 0 & (1) \\ Id \ddot{\theta}_y + K\theta_y - Ip\omega^2 \dot{\theta}_x + (Ip - Id)\omega^2 \alpha \sin \omega t = 0 & (2) \end{cases}$$

IN FORMA MATRICIALE, UOLTRE:

$$\begin{bmatrix} Id & 0 \\ 0 & Id \end{bmatrix} \begin{Bmatrix} \ddot{\theta}_x \\ \ddot{\theta}_y \end{Bmatrix} + \begin{bmatrix} 0 & Ip\omega \\ -Ip\omega & 0 \end{bmatrix} \begin{Bmatrix} \dot{\theta}_x \\ \dot{\theta}_y \end{Bmatrix} + \begin{bmatrix} K & 0 \\ 0 & K \end{bmatrix} \begin{Bmatrix} \theta_x \\ \theta_y \end{Bmatrix} = (Id - Ip)\omega^2 \alpha \begin{Bmatrix} \cos \omega t \\ \sin \omega t \end{Bmatrix}$$

MATRICE
GIROSCOPICA
(ANTISIMMETRICA)

QUESTO È UN SISTEMA
NON NATURALE!

$$\boxed{\text{Id } \lambda^2 - I_p \omega \lambda - k = 0} \Rightarrow \text{EQUAZ. CARATTERISTICA}$$

$$\Delta = (I_p \omega)^2 + 4k \text{Id} > 0 \Rightarrow \lambda \in \mathbb{R}$$

(SE AVESSI USATO Δ AVREI OTTENUTO UN IMMAGINARIO PURO \Rightarrow POCO COMPLETO!)

$\lambda_{1,2}$ INOLTRE, SONO DISCORDI (PER CARTESIO).

$$\lambda_{1,2} = \frac{I_p \omega \pm \sqrt{(I_p \omega)^2 + 4k \text{Id}}}{2 \text{Id}} \in \mathbb{R} \quad \text{DUNQUE:}$$

$$\theta(t) = \theta_{10} e^{i\lambda_1 t} + \theta_{20} e^{i\lambda_2 t} = \theta_x + i \theta_y$$

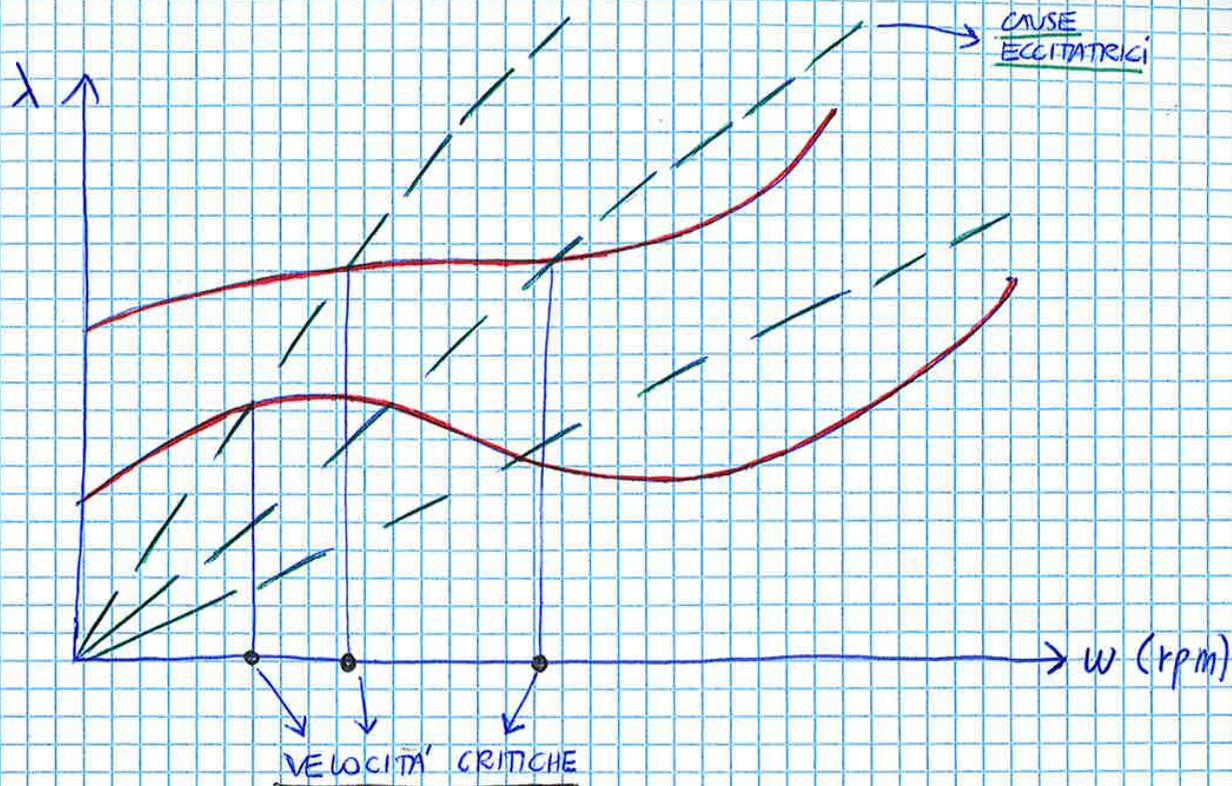
IL MOTO LIBERO ($\alpha = 0$) È, DUNQUE, UNA PRECESSIONE CONICA (DELL'ASSE DEL ROTORE)!

$$\boxed{\lambda_1 = \frac{I_p \omega + \sqrt{\dots}}{2 \text{Id}} > 0} \Rightarrow \text{PRECESSIONE IN AVANTI (FORWARD)}$$

$$\boxed{\lambda_2 = \frac{I_p \omega - \sqrt{\dots}}{2 \text{Id}} < 0} \Rightarrow \text{PRECESSIONE DISCORDE (BACKWARD)}$$

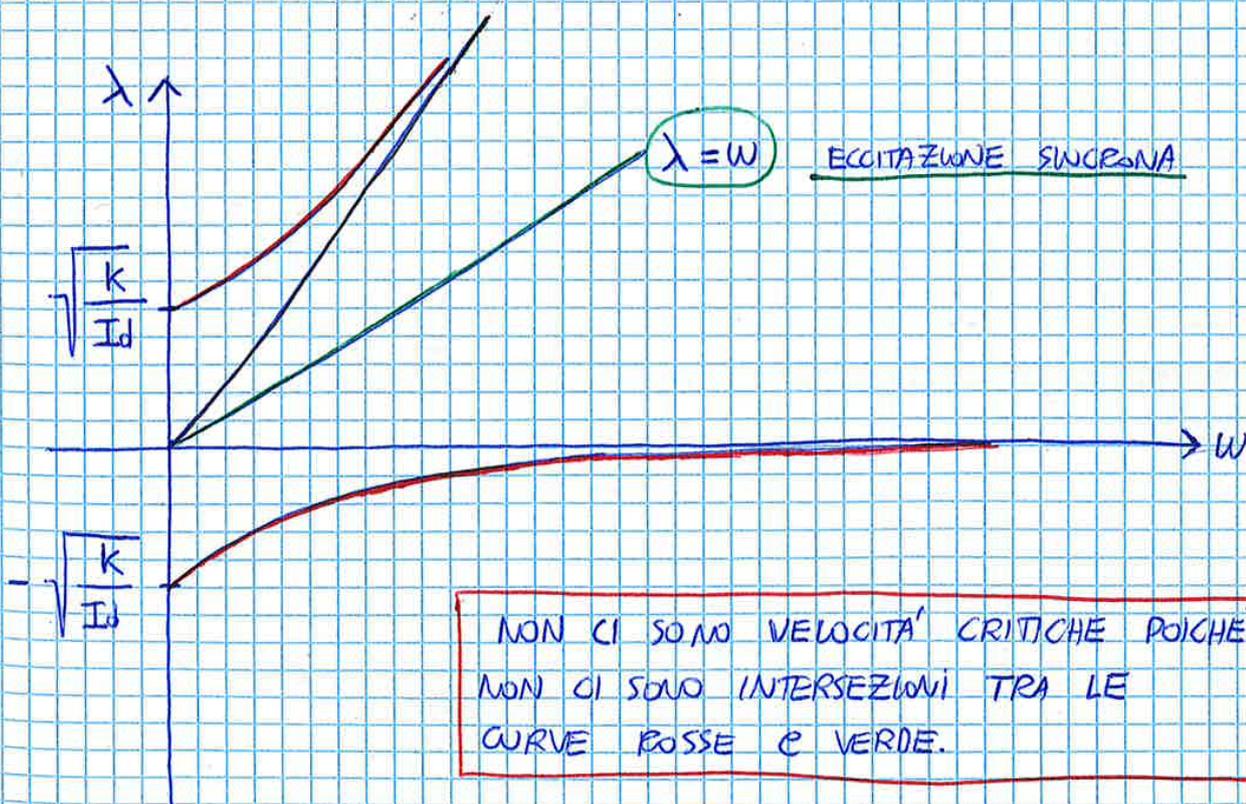
GLI ZERI DELL'EQUAZ. CARATTERISTICA λ_1 e λ_2 SONO FUNZIONI DI $\omega \Rightarrow$ LE PULSAZ. PROPRIE DEL ROTORE DIPENDONO DALLA VELOCITA' ANGOIARE DEL ROTORE STESSO!

PER QUANTO RIGUARDA I DIAGRAMMI DI CAMPBELL:



PER IL ROTORE CON SQUILIBRIO DINAMICO, INVECE, DISTINGUANDO 2 CASISTICHE:

① **CASO 1** $I_p \gg I_d$ (DISCO SOTTILE)



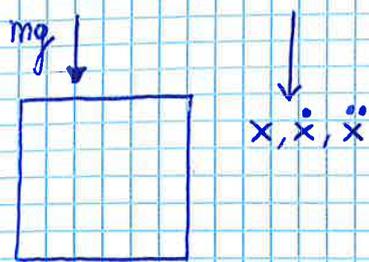
$$\bar{\theta} = \alpha \frac{\omega^2 (I_d - I_p)}{K - \omega^2 (I_d - I_p)}$$

SI OSSERVA, INOLTRE, CHE :

$$\text{DEN} = 0 \Rightarrow \omega = \sqrt{\frac{K}{I_d - I_p}}$$

QUANDO ω ASSUME QUEST'ULTIMO VALORE SI PARLA DI
VELOCITA' CRITICA \Rightarrow VELOCITA' ALLA QUALE SI SPACCA TUTTO!

$$\omega_{\text{CRITICA}} = \omega_c = \sqrt{\frac{K}{I_d - I_p}} \quad \left(\text{OVVIAMENTE SE } I_d > I_p \right)$$



$$mg = k \cdot \delta_{STAT}$$

IN QUESTO CASO, QUINDI:

$$\delta_{STAT} \cdot k = F_{STAT}$$

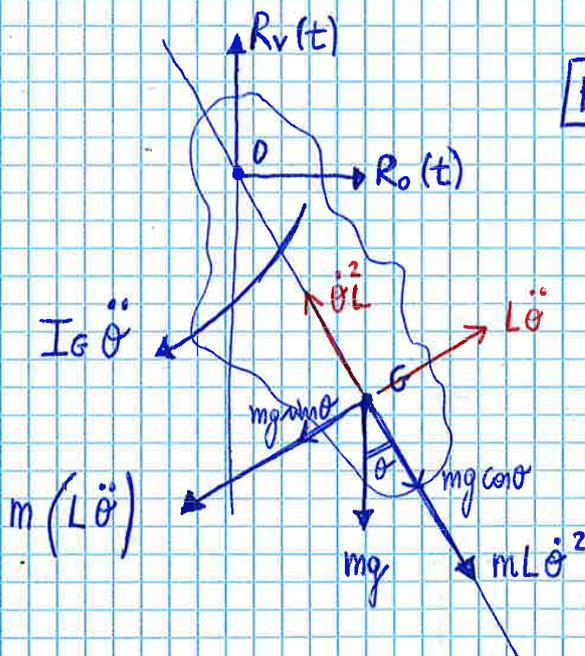
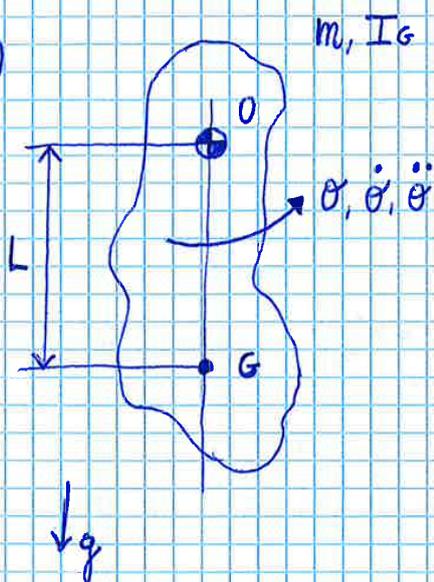
$$m\ddot{x} + c\dot{x} + kx + k\delta_{STAT} - mg = 0 \Rightarrow$$

$$m\ddot{x} + c\dot{x} + kx = 0$$

LE FORZE STATICHE SE SI TROVANO A SECONDO MEMBRO NON INFLUENZANO IL COMPORTAMENTO DINAMICO DEL SISTEMA!

TUTTAVIA, mg NON SEMPRE È TRASCURABILE:

②



POICHÉ LE REAZIONI VINCOLARI SONO INCOGNITE SCRIVO UN'EQUAZ. DI EQUILIBRIO DI MOMENTO:

$$I_G \ddot{\theta} + mL^2 \ddot{\theta} + mgL \sin \theta = 0 \Rightarrow$$

$$(I_G + mL^2) \ddot{\theta} + mgL \sin \theta = 0 \Rightarrow$$

$$I_o \ddot{\theta} + mgL \sin \theta = 0$$

$$\ddot{y} \approx \dots$$

NEL CASO DEL PENDOLO :

$$\ddot{\theta} = - \frac{mgL}{I_0} \sin \theta$$

I) CERCO ORA I PUNTI DI EQUILIBRIO :

$$0 = - \frac{mgL}{I_0} \sin \theta_e \Rightarrow \theta_e = 0 \vee \theta_e = \pi$$

II) CALCOLO ORA LO SVILUPPO IN SERIE :

$$f(\theta, \dot{\theta}) = - \frac{mgL}{I_0} \sin \theta$$

SI SUPPONE
DUNQUE DI
AVERE DELLE
OSCILLAZIONI
PIU' PICCOLE

TRONCANDO LO SVILUPPO AL PRIMO TERMINE :

$$f(\theta, \dot{\theta}) \approx 0 + \left(- \frac{mgL}{I_0} \cos \theta \right)_{eq} (\theta - \theta_{eq}) + 0 \cdot \dot{\theta}$$

DUNQUE :

$$\ddot{\theta} \approx \left(- \frac{mgL}{I_0} \cos \theta \right)_{eq} (\theta - \theta_{eq}) \quad \text{AVRÒ DUNQUE 2 EQUAZIONI :}$$

a) $\theta_{eq} = 0$

$$\ddot{\theta} = \left(- \frac{mgL}{I_0} \right) \theta \Rightarrow \ddot{\theta} + \frac{mgL}{I_0} \theta = 0$$

QUEST'ULTIMA E' VALIDA NELL'INTORNO IN CUI $\theta = 0$.

ORA, POSSO DEFINIRE ω_n :

$$\omega_n^2 = \frac{mgL}{I_0}$$

VEN 7 OTT

BATTIMENTO \Rightarrow SI OSSERVA QUANDO 2 ARMONICHE DI FREQUENZA SIMILE INTERAGISCONO TRA DI LORO, DANDO ORIGINE AD UN' ONDA RISULTANTE (CON LA STESSA FREQUENZA) MA AMPIEZZA NON COSTANTE.

① SISTEMA AD 1 GRADO DI LIBERTÀ SENZA SFORZAMENTO

$$m\ddot{x} + kx = f_0 \cos \omega t$$

$$x(t) = x_{\text{GEN}} + x_{\text{PART}} = A \cos \omega_N t + B \sin \omega_N t + \frac{f_0}{k - m\omega^2} \cos \omega t$$

$$x = \text{ampiezza} = \frac{f_0}{k - m\omega^2 + i\omega c}$$

$$\tan \varphi = - \frac{\omega c}{1 - r^2} \quad r = \frac{\omega}{\omega_N}$$

POICHÉ LO SFORZAM. È ZERO:

$$x = \frac{f_0}{k - m\omega^2}$$

$$\varphi = 0$$

IPPONGO ORA LE CONDIZ. INIZIALI:

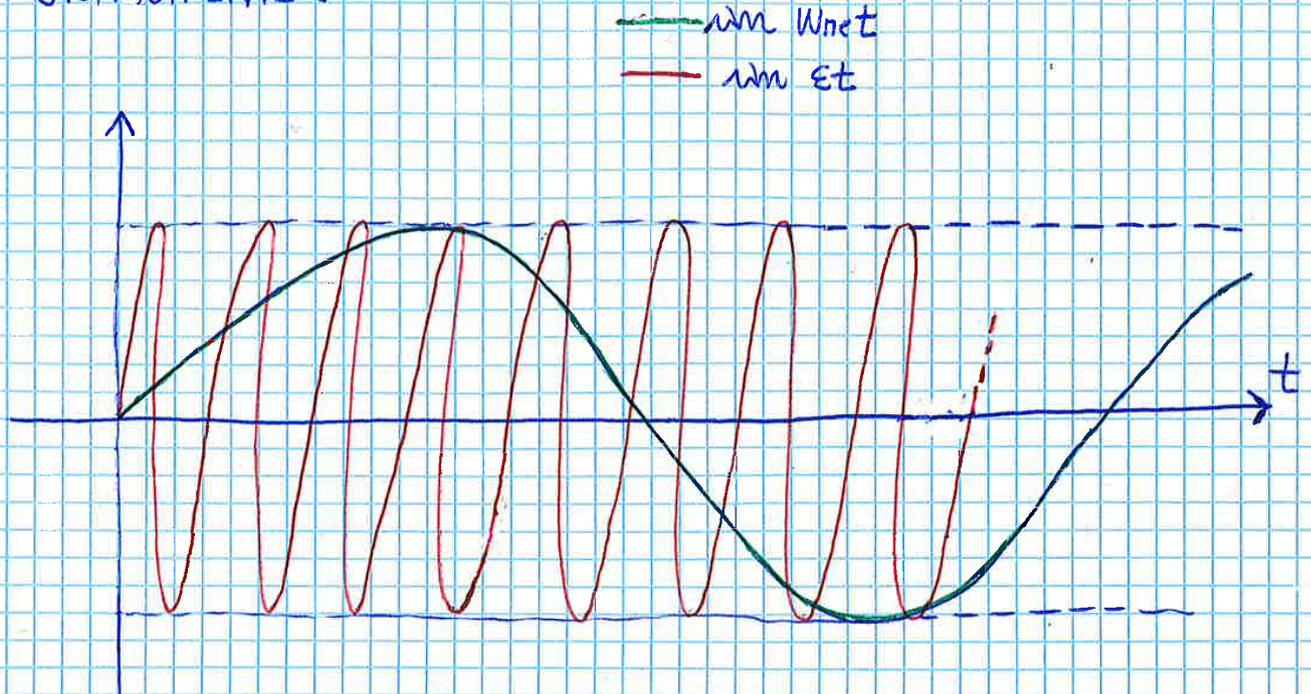
$$x(0) = x_0 = 0$$

$$\dot{x}(0) = v_0 = 0$$

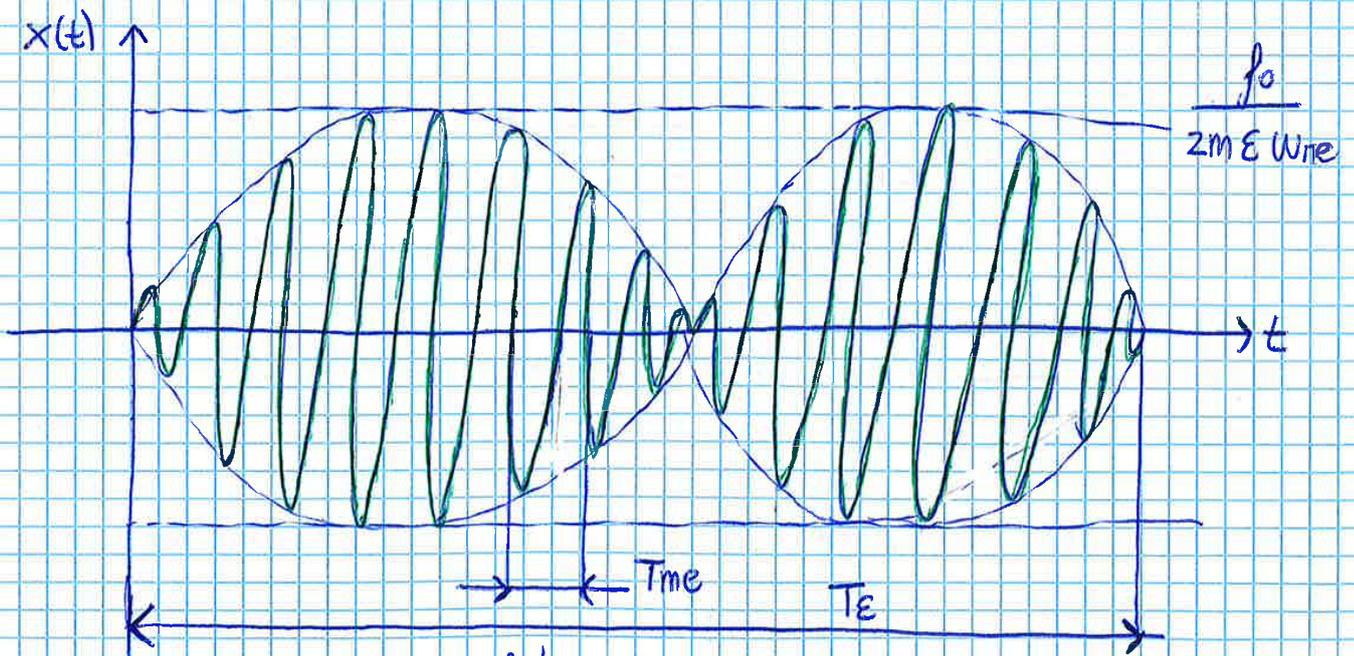
$$\begin{cases} A + \frac{f_0}{k - m\omega^2} = 0 \\ \omega_N \cdot B = 0 \end{cases}$$

$$x(t) = \frac{f_0}{k - m\omega^2} (\cos \omega t - \cos \omega_N t) \Rightarrow$$

GRAFICAMENTE :



COMPLESSIVAMENTE, IL LORO PRODOTTO E' :



$$X(t) = \frac{f_0 m}{2 W_m E} \cdot \underbrace{\sin W_m t}_{\text{TERMINI PORTANTE}} \cdot \underbrace{\sin E t}_{\text{TERMINI MODULANTE}}$$

$$X(t) = \frac{f_0/m}{\omega_n^2 - \omega^2} (\cos \omega t - \cos \omega_n t)$$

UTILIZZANDO LA REGOLA DI DE L'HÔPITAL :

$$\lim_{\omega \rightarrow \omega_n} \frac{f_0 [-t \cdot \sin \omega t]}{m (-2\omega)}$$

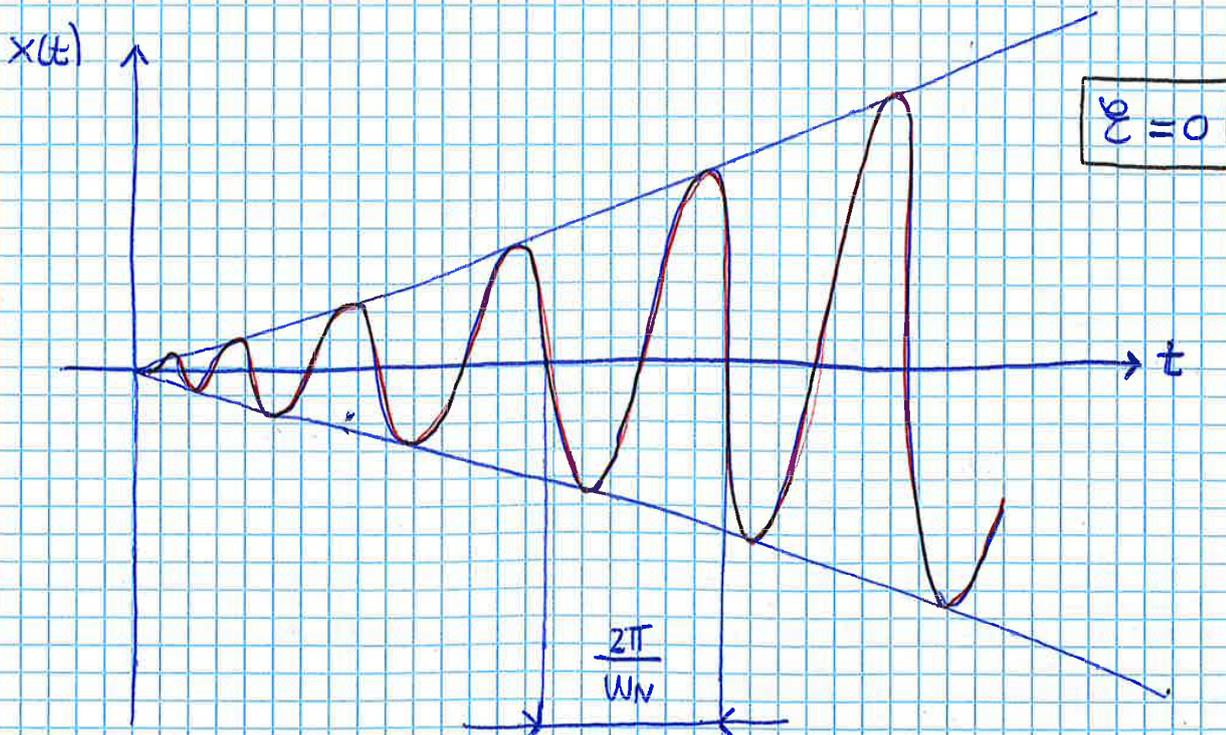
CHIARAMENTE DERIVO
RISPETTO A ω !

$$= \frac{f_0}{2m} t \frac{\sin \omega_n t}{\omega_n} \Rightarrow$$

$$X(t) = \frac{f_0}{2m\omega_n} \cdot t \cdot \sin \omega_n t$$

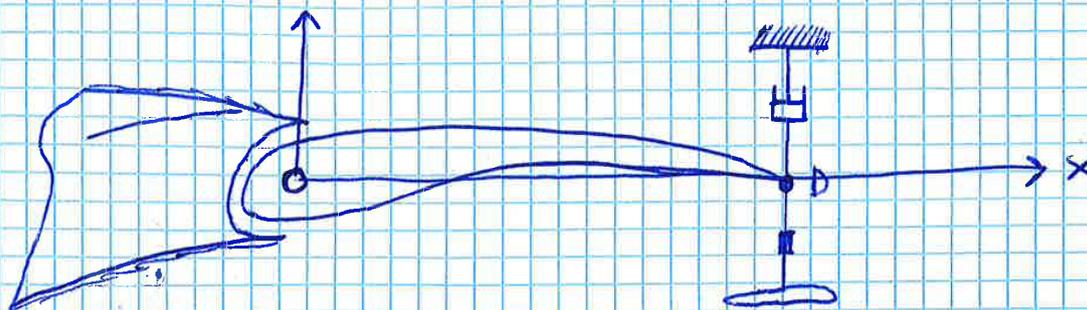
NEL CASO DI RISONANZA DI UN SISTEMA SDOF PRIVO DI SMORZAMENTO
L'ANDAMENTO NEL TEMPO E' QUESTO!

GRAFICAMENTE :

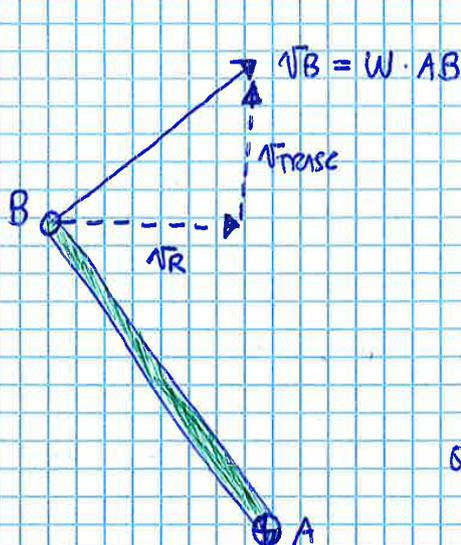
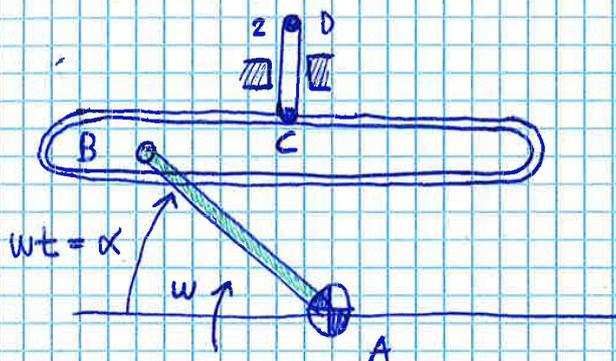


VEN 14 OTT

ES. 7 PROVA DINAMICA SU UN ALETTONE



LE FORZE AERODINAMICHE TENDERANNO A SOLLEVARE L'ALETTONE.
 NOI, ATTRAVERSO COMANDI IDROMECCANICI, PUNTEREMO A MANTENERE
 L'ALETTONE NELLA SUA POSIZIONE.

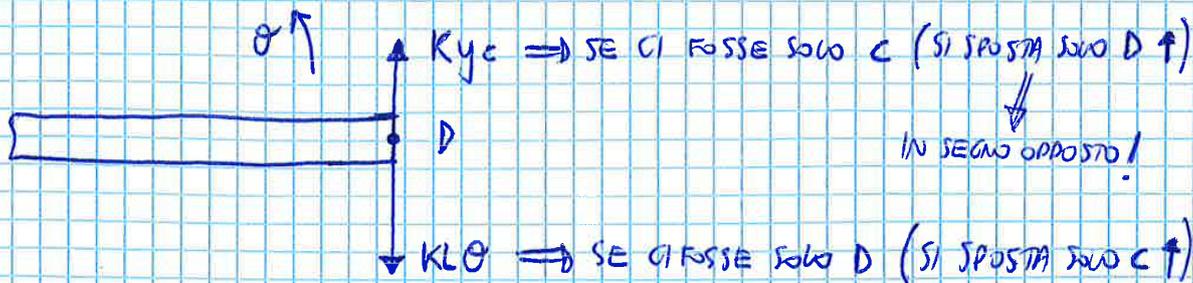


LEGGE
 ARNON CA

$$y_c = AB \cdot \sin(wt) = AB \cdot \sin(\alpha_t)$$

QUI CONOSCIAMO LO SPOSTAMENTO
 E NON LA FORZA!

L'AST CD HA UNA RIGIDEZZA $k \Rightarrow$ IL PUNTO C ed IL PUNTO D
 NON SI SPOSTANO DELLA STESSA QUANTITA'!



SCRIVO ORA L'EQUAZ. (DI MOMENTO) DEL ROTTO:

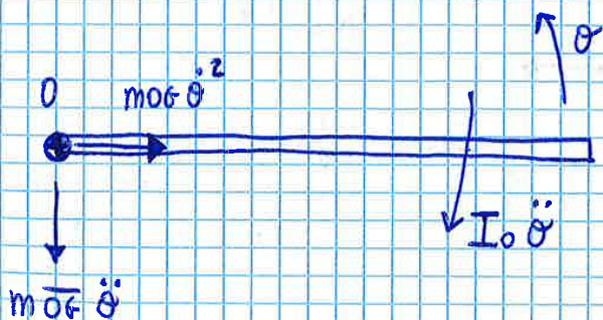
$$\begin{aligned}
 \cdot 0 \rightarrow I_G \ddot{\theta} + m \bar{OG}^2 \ddot{\theta} + c L^2 \dot{\theta} + K_T \theta + K(L\theta - y_c)L &= 0 \\
 \underbrace{(I_G + m \bar{OG}^2)}_{I_0} \ddot{\theta} + c L^2 \dot{\theta} + \underbrace{(K_T + K L^2)}_{K_{eq}} \theta &= K L y_c \Rightarrow
 \end{aligned}$$

$$I_0 \ddot{\theta} + c L^2 \dot{\theta} + K_{eq} \theta = K L \bar{AB} \sin \alpha t$$

(K_T) ? (ω_n) ? (ω_{ris}) ? (φ) ? $\xi = 0,6$

NOI SAPPIAMO CHE A REGIME: $\theta_{max} = 5^\circ$ (IN RISONANZA)

RESTA DA CALCOLARE LA POSIZ. DI G E I_G , OPPURE DIRETTAM. I_0 :



SE VOGLIO SCRIVERE L'EQUAZ. CON I_0 E NON CON I_G DEVO RICORDARMI CHE LE FORZE DI INERZIA SARANNO APPLICATE IN O E NON IN G!

$$\theta_{max} = \frac{(KL\bar{A}B) / K_{eq}}{\sqrt{4E^4 + 4E^2 - 8E^4}} \Rightarrow$$

$$\theta_{max} = \frac{(KL\bar{A}B) / K_{eq}}{2E \sqrt{1 - \nu^2}} \Rightarrow K_{eq} = 117 \cdot 100 \frac{Nm}{rad}$$

ESSENDO: $K_{eq} = K_T + KL^2 \Rightarrow K_T = 19 \cdot 1000 \frac{Nm}{rad} = 332 \frac{Nm}{GRADO}$

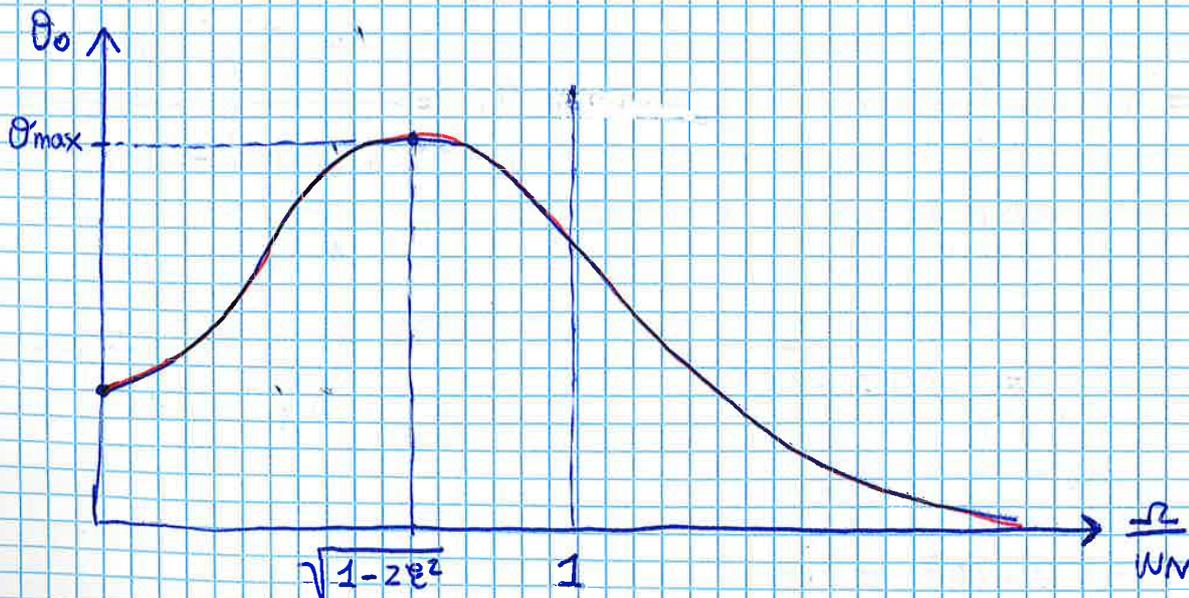
ORA:

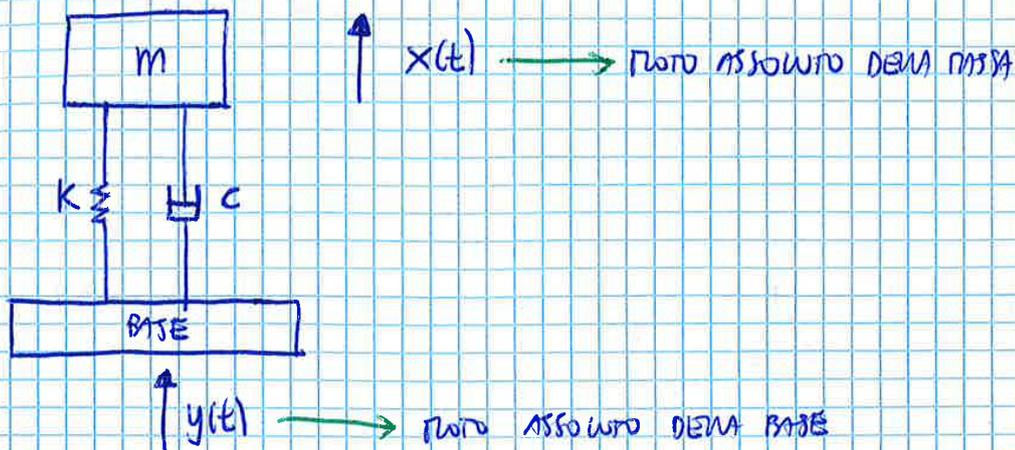
$$\omega_N = \sqrt{\frac{K_{eq}}{I_0}} = 335 \text{ rad/s}$$

APPLICO 32 kg SU UN BRACCIO DI 1m PER AVERE UNO SPOSTAM. DI 1°

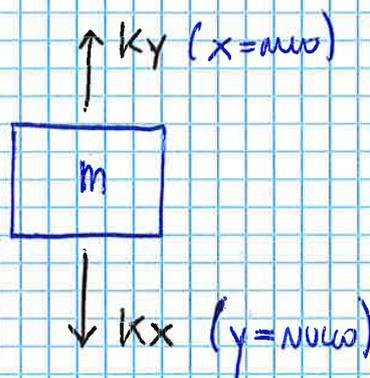
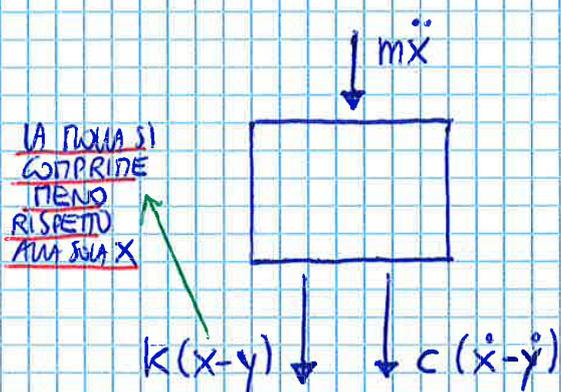
$$\omega_{RIS} = 177 \text{ rad/s}$$

GRAFICAMENTE:

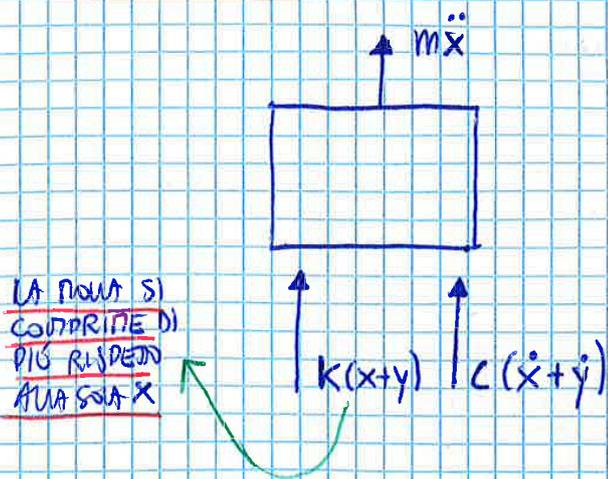




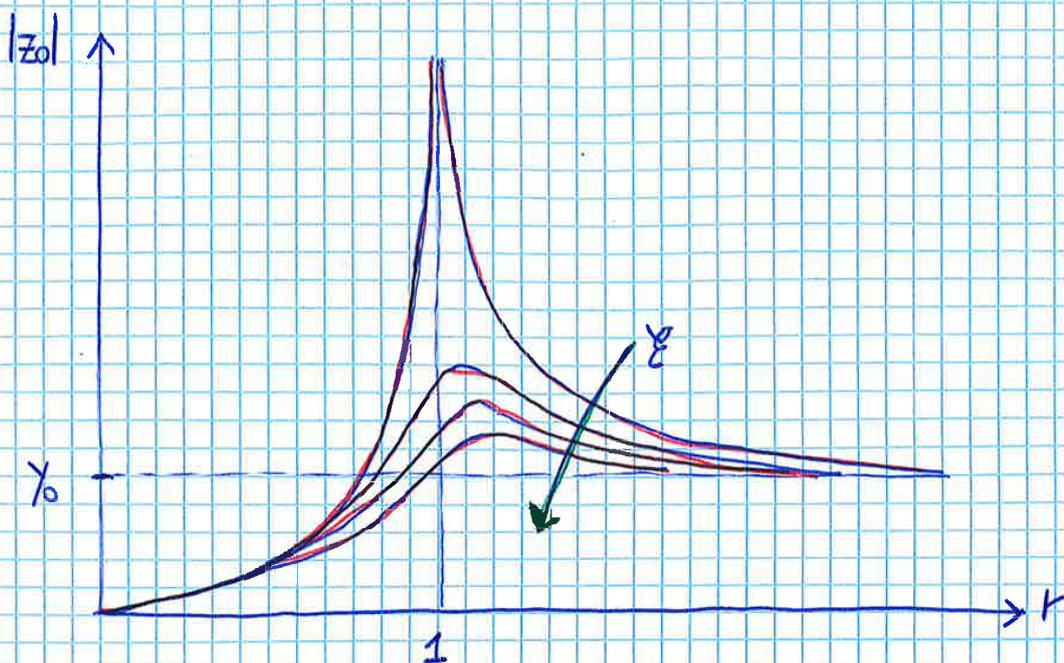
SCRIVO L'EQUAZ. DEL MOTO DAL D.C.L. :



SE AVESSI SCELTO X VERSO IL BASSO :



CHIARAMENTE ENTRAMBI I D.C.L. SONO CORRETTI!



SE $r \ll 1$ E $\xi \approx 0$, ALLORA:

$$|Z_0| \approx y_0 r^2 = y_0 \frac{\Omega^2}{\omega_N^2} = \frac{1}{\omega_N^2} y_0 \Omega^2 \quad \text{MA:}$$

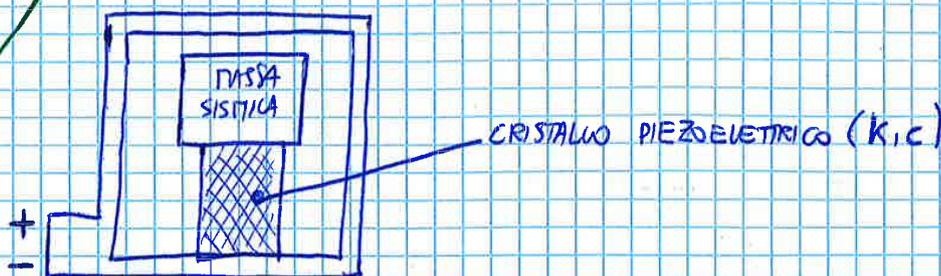
$y_0 \Omega^2$ E' L'ACCELERAZ. DELLA BASE!

$$|Z_0| \approx \frac{1}{\omega_N^2} \cdot \text{ACCELERAZ. BASE} \quad (\text{TUTTO QUESTO CON } r \ll 1 \text{ E } \xi \approx 0)$$

↓ RATIO RELATIVO X ACCELERAZ. BASE ($\varphi \approx 0$)

QUESTO E' IL FUNZIONAMENTO DELL'ACCELEROMETRO! DENTRO QUESTO C'E' UNA MASSA FINESCOLA, DETTA "MASSA SISMICA":

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



INOLTRE, SE $\omega \gg \omega_n$:

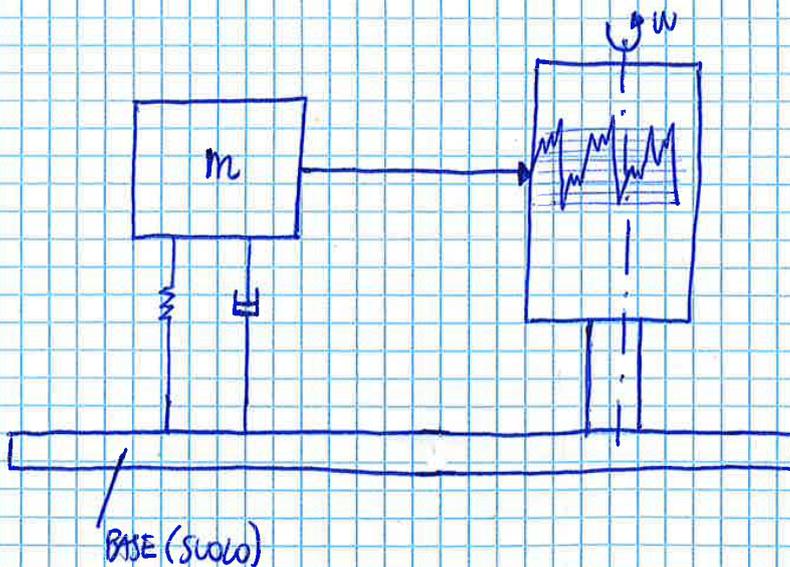
$$\varphi \approx -\pi$$

DUNQUE:

$$\begin{aligned} x(t) = z + y &= y_0 \sin \omega t + |z_0| \sin(\omega t + \varphi) \approx \\ &= y_0 \sin \omega t + y_0 \sin(\omega t - \pi) \Rightarrow \\ &= y_0 \sin \omega t - y_0 \sin \omega t = 0 \Rightarrow \end{aligned}$$

$x(t) \approx 0 \Rightarrow$ MENTRE LA BASE VA SU E GIÙ LA MASSETTA E' FERMA!

QUESTO STRUMENTO RAPPRESENTA UN **SISTEMA GRAFO**:



LA NATSA DEL SISTEMA GRAFO, CHIARAMENTE, DEVE ESSERE MOLTO GRANDE!

$$\omega_n = \sqrt{\frac{k}{m}} \text{ DEVE ESSERE PICCOLA!}$$

$$\sin \alpha \cdot \sin \beta = \frac{1}{2} [\cos(\alpha - \beta) - \cos(\alpha + \beta)]$$

$$\alpha = \omega T \quad \beta = \omega_N(t - T)$$

$$X(t) = \frac{f_0}{2m\omega_N} \int_0^t \cos(\omega T - \omega_N t + \omega_N T) - \cos(\omega T + \omega_N t - \omega_N T) dT$$

ESSANDO $\omega = \omega_N$:

$$X(t) = \frac{f_0}{2m\omega_N} \int_0^t \cos(\omega_N T - \omega_N t + \omega_N T) - \cos(\omega_N T) dT \Rightarrow$$

$$= \frac{f_0}{2m\omega_N} \int_0^t \cos(2\omega_N T - \omega_N t) - \cos(\omega_N T) dT \Rightarrow$$

$$= \frac{f_0}{2m\omega_N} \left[\frac{\sin(2\omega_N T - \omega_N t)}{2\omega_N} - \cos(\omega_N T) T \right]_0^t \Rightarrow$$

$$= \frac{f_0}{2m\omega_N} \left[\frac{\sin(2\omega_N t - \omega_N t) - \sin(0 - \omega_N t)}{2\omega_N} - t \cos(\omega_N t) \right]$$

$$= \frac{f_0}{2m\omega_N} \left[-t \cos(\omega_N t) + \frac{\sin(\omega_N t) + \sin(\omega_N t)}{2\omega_N} \right]$$

$$X(t) = \frac{f_0}{2m\omega_N} \left[-t \cos(\omega_N t) + \frac{\sin(\omega_N t)}{\omega_N} \right]$$

$$\lim_{\omega \rightarrow \omega_N} x(t) = f_0 \cdot \lim_{\omega \rightarrow \omega_N} \frac{\partial(\text{NUMERAT.}) / \partial \omega}{\partial(\text{DENOM.}) / \partial \omega} \Rightarrow$$

$$= f_0 \lim_{\omega \rightarrow \omega_N} \frac{t \cos \omega t - \frac{\omega_N \omega t}{\omega_N}}{-2 m \omega} \Rightarrow$$

$$= \frac{f_0}{2 m \omega_N} \left(-t \cos \omega_N t + \frac{1}{\omega_N} \omega_N \omega_N t \right)$$

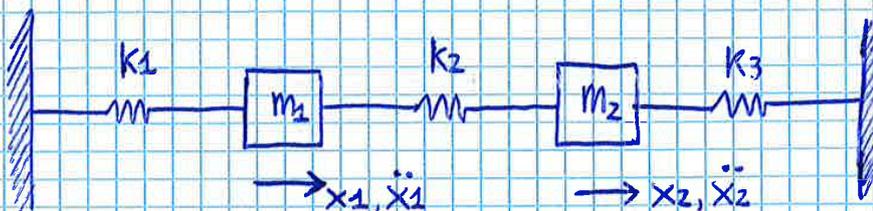
STESSO RISULTATO DI PRIMA (CON L'INTEGRALE DI CONVOLUZIONE)

VEN 28 OTT

MDOF CON 2 DOF

$m_1 = 5 \text{ kg}$ $k_1 = 2 \text{ N/m}$ $k_3 = 4 \text{ N/m}$
 $m_2 = 10 \text{ kg}$ $k_2 = 2 \text{ N/m}$

①



- eq noto
- ω_N SISTEMA
- $[Y]$
- RISPOSTA LIBERA SISTEMA CON CONDIZ. INZ. (I) e (II)

SI CONSIDERANO COME 2 DOF GLI SPOSTAM. ASSOLUTI DELLE 2 MASSE.

LE EQUAZ. DEL MOTO SONO:

$$\leftarrow m_1 \ddot{x}_1 + k_1 x_1 + k_2 (x_1 - x_2) = 0 \quad (\text{massa 1})$$

$$\leftarrow m_2 \ddot{x}_2 + k_3 x_2 + k_2 (x_2 - x_1) = 0 \quad (\text{massa 2})$$

"TRASFERENDO" LE EQUAZ. IN FORMA MATRICIALE:

AUTOVETTORI

$$\begin{cases} \omega_2^2 = 1 \text{ (rad/s)}^2 \\ \omega_1^2 = \frac{2}{5} \text{ (rad/s)}^2 \end{cases} \quad \left(\begin{array}{l} \text{SI RICORDA CHE GLI } \omega^2 \\ \text{SI ORDINANO IN ORDINE CRESCENTE!} \end{array} \right)$$

SE 1 O 2 PULSAZIONI VENGONO NEGATIVE \Rightarrow ERRORE!

PER CALCOLARE GLI AUTOVETTORI:

$$[K]\{A\} = \omega^2 [M]\{A\} \Rightarrow ([K] - \omega^2 [M])\{A\} = \{0\} \Rightarrow$$

$$\textcircled{I} \quad ([K] - \omega_1^2 [M]) \begin{Bmatrix} A_1 \\ A_2 \end{Bmatrix} = \begin{Bmatrix} 0 \\ 0 \end{Bmatrix} \Rightarrow$$

$$\begin{bmatrix} 4 - 5 \cdot \frac{2}{5} & -2 \\ -2 & 6 - 10 \cdot \frac{2}{5} \end{bmatrix} \begin{Bmatrix} A_1 \\ A_2 \end{Bmatrix} = \begin{Bmatrix} 0 \\ 0 \end{Bmatrix} \Rightarrow$$

$$\begin{bmatrix} 2 & -2 \\ -2 & 2 \end{bmatrix} \begin{Bmatrix} A_1 \\ A_2 \end{Bmatrix} = \begin{Bmatrix} 0 \\ 0 \end{Bmatrix} \Rightarrow \begin{cases} 2A_1 - 2A_2 = 0 \\ -2A_1 + 2A_2 = 0 \end{cases} \Rightarrow$$

$$\begin{cases} A_1 = A_2 \\ A_1 = A_2 \end{cases} \Rightarrow \text{QUESTO CI STA PERCHÉ ABBIAMO IMPOSTO } \det(\) = 0!$$

L'AUTOVETTORE $\{V_1\}$ CONTERRA' A_1 e A_2 :

$$\{V_1\} = \begin{Bmatrix} A_1 \\ A_2 \end{Bmatrix} = \begin{Bmatrix} 1 \\ 1 \end{Bmatrix}$$

$$[\Psi]^T [m] [\Psi] = \text{diag}(\bar{m}_r)$$

$$\begin{bmatrix} 1 & 1 \\ 1 & -1/2 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} 5 & 0 \\ 0 & 10 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} 1 & 1 \\ 1 & -1/2 \end{bmatrix} = \text{diag}(\bar{m}_r)$$



IN QUESTO CASO PARTICOLARE

$$[\Psi]^T \equiv [\Psi] \text{ POCHÉ } [\Psi] \text{ È SIMMETRICA!}$$

CALCOLANDO:

$$\begin{bmatrix} 5 & 10 \\ 5 & -5 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} 1 & 1 \\ 1 & -1/2 \end{bmatrix} = \text{diag}(\bar{m}_r) \Rightarrow$$

$$\begin{bmatrix} 15 & 0 \\ 0 & 15/2 \end{bmatrix} = \text{diag}(\bar{m}_r)$$

LE MASSE MODALI VALGONO PERTANTO: $\begin{cases} \bar{m}_1 = 15 \text{ (kg)} \\ \bar{m}_2 = 15/2 \text{ (kg)} \end{cases}$

UNITÀ DI MISURA FIZICHE

LE UNITÀ DI MISURA DI QUESTE MASSE NON SI PERDONO POICHÉ NEGLI SPOSTAMENTI GENERICI DI $[\Psi]$ NON INDIGO L'UNITÀ DI MISURA:

$$[\text{spostam}] [\text{massa}] [\text{spostam}] \Rightarrow \text{diag}(\bar{m}_r)$$

NOI LE USCIAMO ADIENSIONATE!

PER TROVARE a e b , INOLTRE, DEVO CONOSCERE:

$$\left. \begin{array}{l} \eta_r(0) = \eta_{r0} \\ \dot{\eta}_r(0) = \dot{\eta}_{r0} \end{array} \right\} ? \Rightarrow \text{QUESTE NON LE CONOSCO!} \Rightarrow \text{MA CONOSCO } x_0 \text{ E } \dot{x}_0!$$

RICORRENDO ALLA TRASFORMAZ. MODALE INVERSA:

$$\{x\} = [\Psi] \{\eta\} \Rightarrow \{\eta\} = [\Psi]^{-1} \{x\}$$

INVERTO QUINDI $[\Psi]$:

$$[\Psi] = \begin{bmatrix} 1 & 1 \\ 1 & -1/2 \end{bmatrix}$$

$$[\Psi]^{-1} = \frac{1}{\det \Psi} \begin{bmatrix} -1/2 & -1 \\ -1 & 1 \end{bmatrix} \Rightarrow \frac{2}{3} \begin{bmatrix} 1/2 & 1 \\ 1 & -1 \end{bmatrix}$$

CALCOLO ORA LE CONDIZ. INIZIALI Sulle coord. MODALI:

$$\{\eta_0\} = [\Psi]^{-1} \{x_0\} = [\Psi]^{-1} \begin{Bmatrix} 0 \\ 0 \end{Bmatrix} = \begin{Bmatrix} 0 \\ 0 \end{Bmatrix}$$

$$\{\dot{\eta}_0\} = [\Psi]^{-1} \{\dot{x}_0\} = \frac{2}{3} \begin{bmatrix} 1/2 & 1 \\ 1 & -1 \end{bmatrix} \begin{Bmatrix} 2 \\ 2 \end{Bmatrix} = \begin{Bmatrix} 2 \\ 0 \end{Bmatrix}$$

SI VEDE QUINDI CHE LA 2^a MASSA MODALE "MORDE", O WERGO
NON FA NULLA! IN GENERALE, PER I 2 MODI:

$$\eta_1(0) = \eta_{10} = 0$$

$$\eta_2(0) = \eta_{20} = 0$$

$$\dot{\eta}_1(0) = \dot{\eta}_{10} = 2$$

$$\dot{\eta}_2(0) = \dot{\eta}_{20} = 0$$

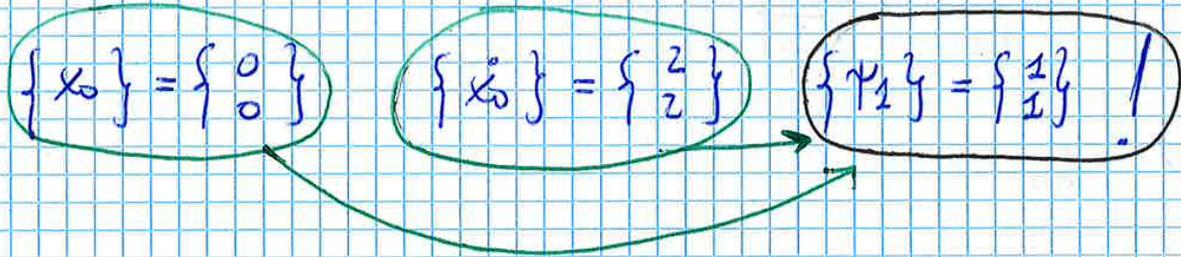
$$\{x\} = \begin{Bmatrix} x_1 \\ x_2 \end{Bmatrix} = \begin{Bmatrix} \sqrt{10} \text{ mm} \sqrt{\frac{2}{5}} t \\ \sqrt{10} \text{ mm} \sqrt{\frac{2}{5}} t \end{Bmatrix}$$

$$\omega_1 = \sqrt{\frac{2}{5}} \text{ rad/s}$$

IN QUESTO CASO PARTICOLARE LE CONDIZ. INIZIALI SONO TALI DA ESSERE PROPORZIONALI TRA DI LORO \Rightarrow MI BASTA 1 SOLO MODO!

POICHÉ IL 1° MODO DESCRIVE PERFETTAM. LO SPOSTAM. E LE VELOCITÀ DELLE 2 MASSE, IL 2° MODO NON SERVE, NON DA NESSUN CONTRIBUTO!

SE LE CONDIZ. INIZIALI RISPETTANO 1 FORMA MODALE \Rightarrow TUTTE LE ALTRE E' COME SE NON CI FOSSERO!



VEDIAMO ORA UN 2° SETUP DI CONDIZ. INIZIALI :

II

$$\{x_0\} = \begin{Bmatrix} 1 \\ 0 \end{Bmatrix}$$

$$\{\dot{x}_0\} = \begin{Bmatrix} 0 \\ 0 \end{Bmatrix}$$

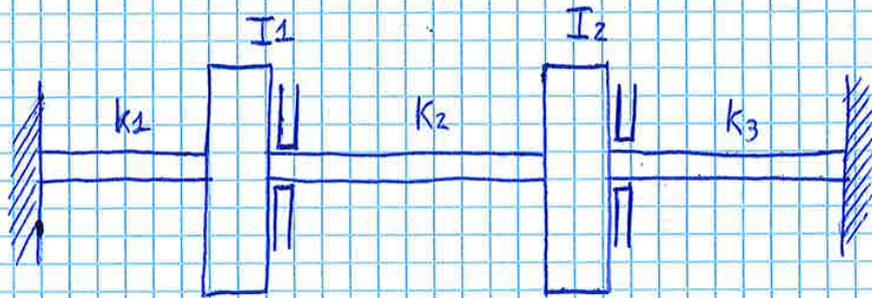
UTILizzerò QUI LA STRADA ALTERNATIVA ALL' INVERSIONE DELLA MATRICE MODALE :

POICHÉ LO SPOSTAMENTO E' NULLO, LA RISPOSTA SARÀ :

$$\{x(t)\} = \begin{cases} \frac{1}{3} \cos\left(\sqrt{\frac{2}{5}}t\right) + \frac{2}{3} \cos(t) \\ \frac{1}{3} \cos\left(\sqrt{\frac{2}{5}}t\right) - \frac{1}{3} \cos(t) \end{cases}$$

VEN 4 NOV

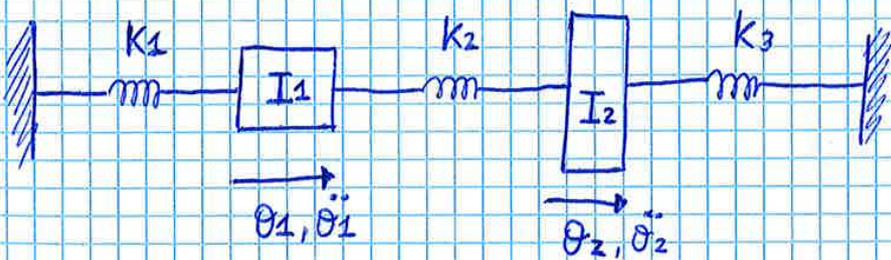
④ OSCILLAZIONI TORSIONALI DI ALBERI ELASTICI



- EQUAZ. MOTD
- $k_1 = k_2 = k_3$ e $I_2 = 2I_1$
- ↓
- AUTOVALORI + $[K]$
- ω_1, ω_2 CON DATI
- FREQ. ANTIRISONANZA

ROTAZ. ASSOLUTE DEI 2 VOLANI

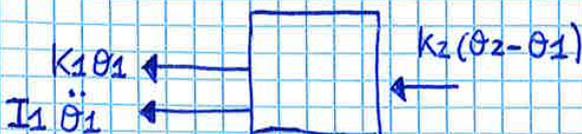
SCHEMATICAMENTE:



$$[K] = \frac{\text{MOMENTO}}{\text{ROTAZIONE}}$$

TRACCIO IL DCL, ISOLANDO IL 1° VOLANO:

$$[K] = \frac{N \cdot m}{\text{rad}}$$



$$\det \begin{pmatrix} 2k_T - \omega^2 I & -k_T \\ -k_T & 2k_T - 2\omega^2 I \end{pmatrix} = 0 \Rightarrow$$

$$2I^2 \omega^4 - 6k_T I \omega^2 + 3k_T^2 = 0 \Rightarrow \omega_{1,2}^2$$

$$\omega_1^2 = \frac{3-\sqrt{3}}{2} \frac{k_T}{I}$$

$$\omega_2^2 = \frac{3+\sqrt{3}}{2} \frac{k_T}{I}$$

(SI RICORDA CHE: $0 \leq \omega_1^2 \leq \omega_2^2$)

VERIFICO LE UNITA' DI MISURA DI ω^2 :

$$[\omega^2] = \left[\frac{N \cdot m}{rad} \cdot \frac{1}{kg \cdot m^2} \right] = \left[\frac{\cancel{kg} \cdot \cancel{m} \cdot \cancel{m}}{rad} \cdot \frac{1}{\cancel{kg} \cdot \cancel{m^2}} \right] = \left[\frac{1}{T^2} \right]$$

DETERMINO L'AUTOVETTORE ASSOCIATO A ω_1^2 :

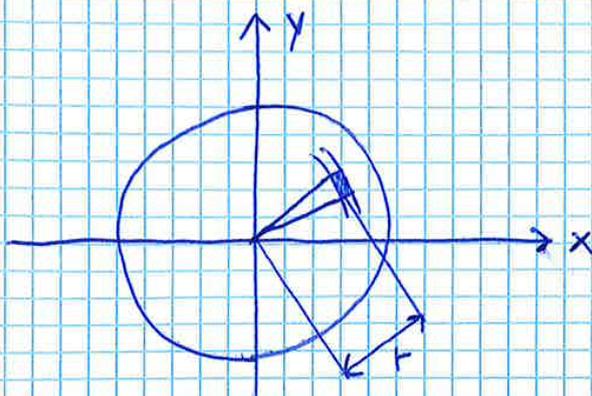
$$\begin{bmatrix} 2k_T - \frac{3-\sqrt{3}}{2} \frac{k_T}{I} \cdot I & -k_T \\ -k_T & 2k_T - \frac{3-\sqrt{3}}{2} \frac{k_T}{I} \cdot 2I \end{bmatrix} \begin{Bmatrix} \psi_{11} \\ \psi_{12} \end{Bmatrix} = \begin{Bmatrix} 0 \\ 0 \end{Bmatrix}$$

ESSENDO LE 2 EQUAZ. LINEARI. DIPEND. NE CALCOLO SOLO UNA:

$$\frac{1+\sqrt{3}}{2} \psi_{11} = \psi_{12} \Rightarrow \begin{Bmatrix} \psi_1 \end{Bmatrix} = \begin{Bmatrix} 1 \\ 1,37 \end{Bmatrix}$$

L'AUTOVETTORE ASSOCIATO A ω_2^2 e':

$$\begin{bmatrix} 2k_T - \frac{3+\sqrt{3}}{2} \frac{k_T}{I} \cdot I & -k_T \\ // & // \end{bmatrix} \begin{Bmatrix} \psi_{21} \\ \psi_{22} \end{Bmatrix} = \begin{Bmatrix} 0 \\ 0 \end{Bmatrix} \Rightarrow$$



$$I_p = \int_A r^2 dA \quad \text{definiz.}$$

$$I_p = \int_0^{2\pi} \int_{R_I}^{R_E} r^2 r d\theta dr = 2\pi \frac{R_E^4 - R_I^4}{4} \Rightarrow$$

$$I_p = \frac{\pi}{2} (R_E^4 - R_I^4) = \frac{\pi}{32} (D_E^4 - D_I^4)$$

NEL NOSTRO CASO: $I_p = \frac{\pi}{32} d^4 = 9,82 \cdot 10^{-10} \text{ m}^4$

PERTANTO:

$$k_T = \frac{G I_p}{L} = 87,27 \frac{\text{N} \cdot \text{m}}{\text{rad}}$$

SI CALCOLA QUINDI CHE:

$$\omega_1 = 1,17 \text{ rad/s}$$

$$\omega_2 = 2,126 \text{ rad/s}$$

SUPPONENDO CHE SUL DISCO 1 SIA APPLICATA UNA FORZANTE CHE AGISCE COME COPPIA ARMONICA CALCOLO LA FREQ. DI ANTIRISONANZA:

$$([K] - \Omega^2 [m]) = \begin{bmatrix} 2k_T - \Omega^2 I & -k_T \\ -k_T & 2k_T - 2\Omega^2 I \end{bmatrix}$$

L'ANTIRISONANZA E' ASSOCIATA AD UN'AMPIEZZA DI OSCILLAZ. NULLA DELLO STESSO DOF A CUI E' APPLICATA LA FORZANTE (IN CASO DI SPOZZAM. NULLO).

$$\begin{bmatrix} 2k_T - \Omega^2 I & -k_T \\ -k_T & 2k_T - 2\Omega^2 I \end{bmatrix} \begin{Bmatrix} \theta_{10} \\ \theta_{20} \end{Bmatrix} = \begin{Bmatrix} c_{10} \\ 0 \end{Bmatrix}$$

SI PUO' RISOLVERE PER:

- 1) PER SOSTITUZIONE
- 2) CON CRAMER, OVVERO:

$$\theta_{10} = \frac{\det \begin{bmatrix} c_{10} & -k_T \\ 0 & 2k_T - 2\Omega^2 I \end{bmatrix}}{\det [K_{din}]}$$

$$\theta_{20} = \frac{\det \begin{bmatrix} 2k_T - \Omega^2 I & c_{10} \\ -k_T & 0 \end{bmatrix}}{\det [K_{din}]}$$

$$\theta_{10} = \frac{2 c_{10} (k_T - I \Omega^2)}{\det [K_{din}]}$$

$$\theta_{20} = \frac{c_{10} k_T}{\det [K_{din}]}$$

DETERMINO ORA LE 2 CONDIZ. INIZ. :

$$\left\{ \theta(0) \right\} = \left\{ \theta_0 \right\} = \left\{ \begin{matrix} 0 \\ 0 \end{matrix} \right\} \longrightarrow \text{LO POSSO IMPORRE IO PER SEMPLICITÀ}$$

$$\left\{ \dot{\theta}(0) \right\} = \left\{ \dot{\theta}_0 \right\} = \left\{ \begin{matrix} 1 \\ 1 \end{matrix} \right\} \dot{\theta}_0$$

IN COORD. MODALI :

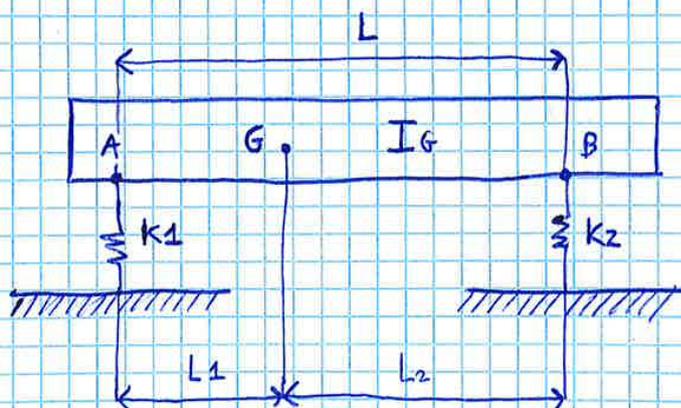
$$\eta_r(t) = (A_r \cos \omega_r t + B_r \sin \omega_r t) \quad \left(\sum \epsilon_r = 0 \right)$$

$$A_r = \frac{\left\{ \psi_r \right\}^T [m] \left\{ \theta_0 \right\}}{m_r \omega_r} \quad r=1,2$$

$$B_r = \frac{\left\{ \psi_r \right\}^T [m] \left\{ \dot{\theta}_0 \right\}}{m_r \omega_r}$$

...

VEN 11 NOV



- EQUAZ. DI EQUIL. $\begin{cases} y_A, \theta \\ y_B, \theta \end{cases}$
- DATI INERZIALI $\Rightarrow \omega_N$
- RISPOSTA LIBERA
- $\epsilon_1, \epsilon_2 \Rightarrow$ SINGOLI MODI

SE AVESSI SCELTO COME POLO IL PUNTO G :

$$G) \quad I_G \ddot{\theta} + k_2 (y_A + L\theta) L_2 - k_1 y_A L_1 = 0$$

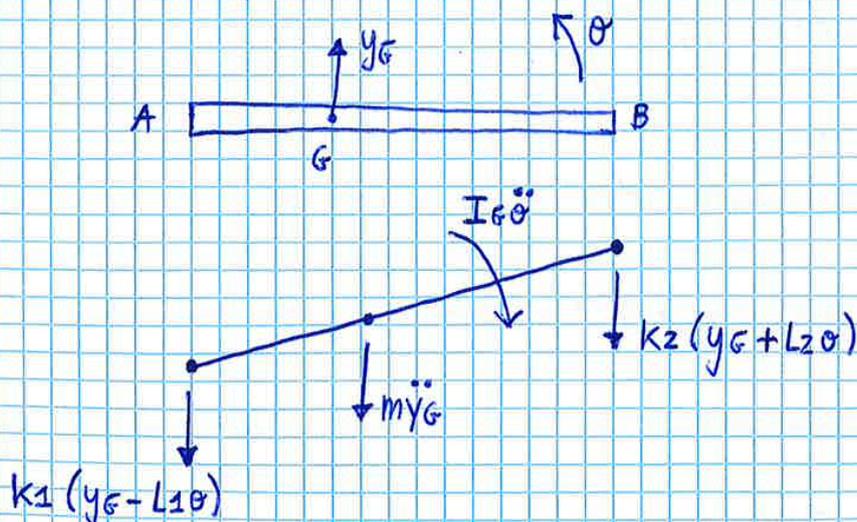
LA MATRICE DI MASSE E RIGIDENZE SAREBBERO STATE:

$$\begin{bmatrix} m & mL_1 \\ 0 & I_G \end{bmatrix} \begin{Bmatrix} \ddot{y}_A \\ \ddot{\theta} \end{Bmatrix} + \begin{bmatrix} k_1 + k_2 & k_2 L \\ k_2 L_2 - k_1 L_1 & k_2 L L_2 \end{bmatrix} \begin{Bmatrix} y_A \\ \theta \end{Bmatrix} = \begin{Bmatrix} 0 \\ 0 \end{Bmatrix}$$

NON ABBIAMO OTTENUTO $[M]$ e $[K]$ SIMMETRICHE!

PER FAR SÌ CHE $[M]$ e $[K]$ SIANO SIMMETRICHE, CON 2 DOF
DOBBIAMO SCRIVERE L'EQUAZ. DI EQUIL. AI MOMENTI NEL PUNTO
DOVE HO DEFINITO LO SPOSTAMENTO!

NELLA SECONDA CONFIGURAZ. DI COORDINATE:



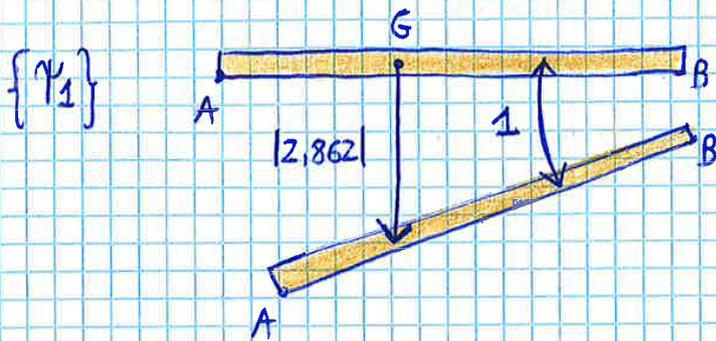
DUNQUE :

$$\downarrow \quad m \ddot{y}_G + (k_1 + k_2) y_G + (k_2 L_2 - k_1 L_1) \theta = 0$$

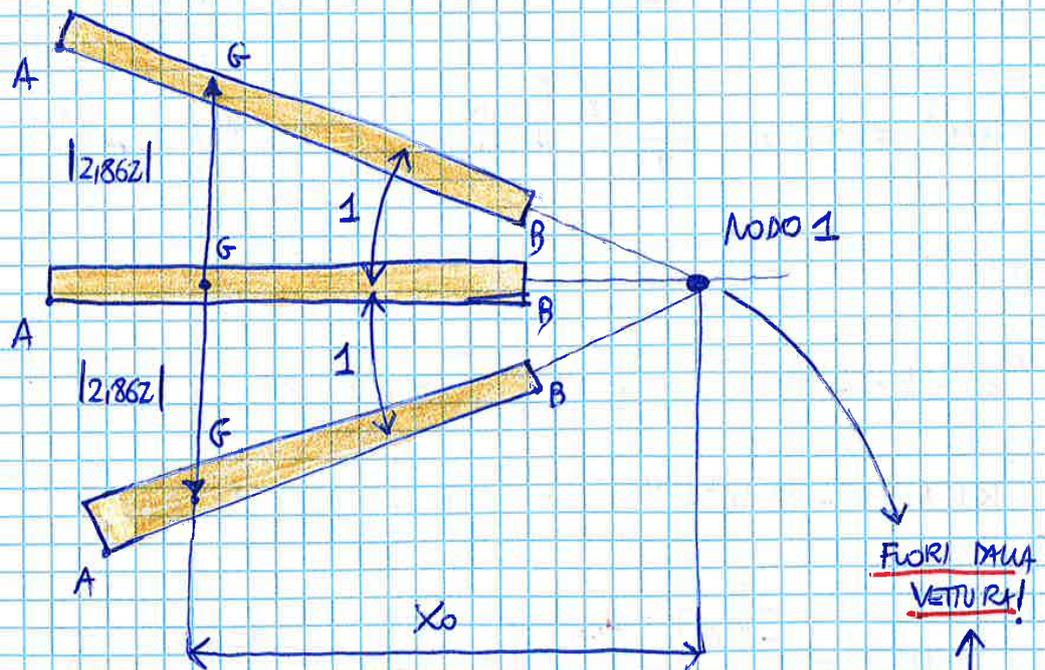
$$G) \quad I_G \ddot{\theta} + k_2 L_2 (y_G + L_2 \theta) - k_1 L_1 (y_G - L_1 \theta) = 0$$

NEL PIANO DELL'AUTOVEICOLE C'È UNA ROTOTRASLAZIONE ⇒
LA TRASLAZ. NON È INDIPENDENTE DALLA ROTAZIONE!

PER QUANTO RIGUARDA I PUNTI NODALI, QUINDI:



POICHÉ: $\{\psi_1\} = \begin{Bmatrix} -2,862 \\ 1 \end{Bmatrix} = \begin{Bmatrix} 2,862 \\ -1 \end{Bmatrix}$



$X_0 \tan \theta = y_G$ ESSENDO $\theta \ll 1 \Rightarrow X_0 = \frac{y_G}{\theta} = 2,862 \text{ m}$

NODO 1