



Corso Luigi Einaudi, 55 - Torino

Appunti universitari

Tesi di laurea

Cartoleria e cancelleria

Stampa file e fotocopie

Print on demand

Rilegature

NUMERO: 1672A -

ANNO: 2015

A P P U N T I

STUDENTE: Russo

MATERIA: Tecniche di modellazione numerica. Prof. Gugliotta

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.**

Tecniche di modellazione numerica



La parte fondamentale è il modello matematico, che si evolve con le conoscenze (ad esempio negli anni 60' si modellava il femore come una trave, ondata con le ipotesi di De Saint-Venant). I metodi matematici possono essere analitici o numerici, ma richiedono 4 parametri entrambi:

- (A) - GEOMETRIA
- (B) - MATERIALE (modulo di Young, Poisson...)

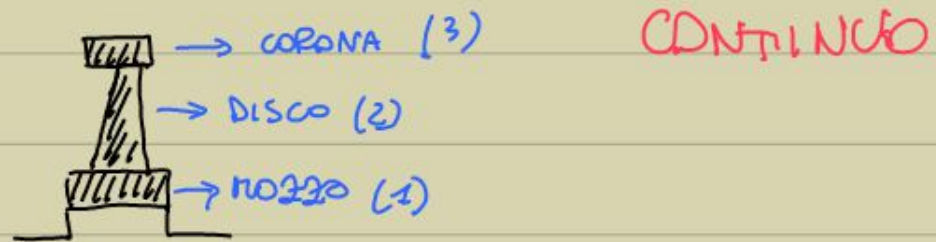
I carichi sono l'aspetto più critico, perché sono parzialmente scomodiati (si può fare un'analisi statistica di massima, ci posiziono su parametri statistici)! Fino a quando non si usa l'oggetto strutturale progettato, non si ha certezza sul carico.

I vincoli sono approssimati, ma abbiamo sempre le 3 scelte della meccanica strutturale.

Al materiale si valuta con le prove sperimentali, la geometria si modella facilmente con sistemi CAD.

- L'aspetto critico del carico sarà quindi una delle ipotesi di progetto da fare!

- calcolare lo spostamento, questo vale per strutture SEMPLICI, composte da elementi: trave, ma per una struttura più completa come:



il primo e terzo sono facili, ma per un elemento come il disco (continuo), possiamo usare più suddivisioni in elementi semplici, ognuno da un risultato diverso! La tecnica è sempre sommare le rigidità, la differenza è solo come fare le suddivisioni:

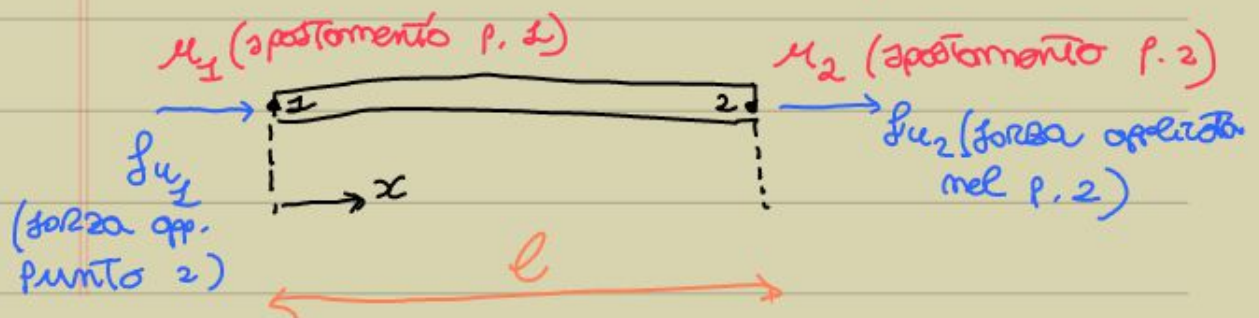


ci sono molte possibilità, si tratta di avere un' approssimazione accettabile; troveremo sempre una rigidità maggiore della realtà, cosa buona perché

perché siamo in campo lineare, vale la sovrapposizione degli effetti, cioè possiamo combinare questi 3 elementi per modellizzare elementi come questi (nel piano), anche se sono sollecitati nello spazio (in 3 dimensioni); ipotesi di LINEARITÀ!

- **ASTA**, elemento 1D con due estremità (si nota che il sistema di riferimento della trave deve essere unico, come quello della struttura, l'importante è l'orientamento dell'asse x , che va dal nodo 1 al nodo 2), ci interessa solo l'asse x chiaramente perché i carichi sono assiali! Il punto 1 potrà trarre lungo l'asse x (trazione o compressione), con notazione:

FORSE → VARIABILI STATICHE
 SPOSTAMENTI → VARIABILI CINEMATICHE



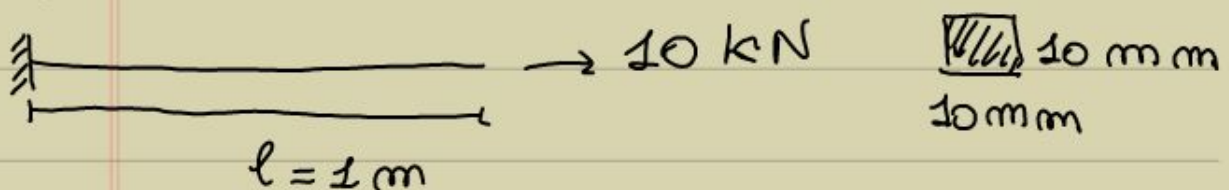
quindi è **semidefinita positiva** (elem. sulla diagonale positivi, e non invertibile, e simmetrica), infatti gli elementi sulla diagonale sono i COEFFICIENTI DI INFLUENZA, e devono essere positivi: ipotizziamo $M_2 = 0$, si ottiene

$$\frac{EA}{l} u_1 - \frac{EA}{l} u_2^0 = f_{u_1}$$

il "+1" determina il segno dello spostamento, se fosse negativo avrebbe segno opposto alla forza e il loro prodotto darebbe lavoro negativo (impossibile, impongo una forza e ottengo lavoro).

Inoltre deve essere simmetrica, infatti se applico il carico su un estremo ottengo uno spostamento, e deve essere uguale se lo faccio all'altro estremo.

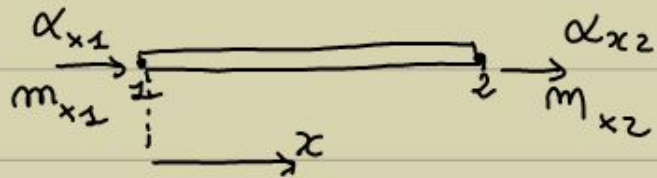
- Effettuiamo ora il calcolo:



$$E = 200 \text{ GPa}$$

• ELEMENTO DI TORSIONE

uguale all'asta, ma il gdl è la rotazione, con momento applicato agli estremi.



qui le matrici saranno:

$$\frac{G \cdot J_x}{l} \begin{bmatrix} 1 & -1 \\ -1 & 1 \end{bmatrix} \begin{Bmatrix} \alpha_{x1} \\ \alpha_{x2} \end{Bmatrix} = \begin{Bmatrix} m_{x1} \\ m_{x2} \end{Bmatrix}$$

$$m_{1x} + m_{2x} = 0 \quad \text{eq. equilibrio}$$

$$\frac{d\alpha}{dx} = \frac{m_x}{GJ_x} \rightarrow \alpha_{x2} - \alpha_{x1} = \frac{l}{GJ_x} m_{x2} \quad \text{eq. congruenza}$$

facciamo le matrici delle equazioni:

$$\begin{bmatrix} 0 & 0 \\ -1 & 1 \end{bmatrix} \begin{Bmatrix} \alpha_{x1} \\ \alpha_{x2} \end{Bmatrix} = \begin{bmatrix} 1 & 1 \\ 0 & \frac{l}{GJ_x} \end{bmatrix} \begin{Bmatrix} m_{x1} \\ m_{x2} \end{Bmatrix}$$

1 riga di zero \rightarrow 1 solo gdl, come prima non sarà invertibile senza vincolo!

$$v_2 - v_1 - \alpha_{z1} l = -\frac{l^2}{2EI_z} m_{z1} + \frac{l^3}{6EI_z} f_{v1}$$

dalla eq della linea elastica,
 $\frac{d^2 v}{dz^2} = \frac{m(x)}{EI} = \frac{d\alpha}{dz}$

avendo trascurato l'effetto del taglio sulla rotazione della sezione (per travi tozze).

Scriviamo le equazioni in forma matriciale:

$$\begin{bmatrix} 0 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & -1 & 0 & 1 \\ & & & \end{bmatrix}
 \begin{Bmatrix} v_1 \\ \alpha_{z1} \\ v_2 \\ \alpha_{z2} \end{Bmatrix}
 =
 \begin{bmatrix} 1 & 0 & 1 & 0 \\ -l & 1 & 0 & 1 \\ \frac{l^2}{2EI_z} & -\frac{l}{EI_z} & 0 & 0 \\ \frac{l^3}{6EI_z} & -\frac{l^2}{2EI_z} & 0 & 0 \end{bmatrix}
 \begin{Bmatrix} f_{v1} \\ m_{z1} \\ f_{v2} \\ m_{z2} \end{Bmatrix}$$

[a]
{s}
[b]
{p}

la matrice di rigidità sarà calcolata come prima:

è sempre simmetrica, con diagonale positiva.

Se avessimo voluto

tenere conto del taglio,

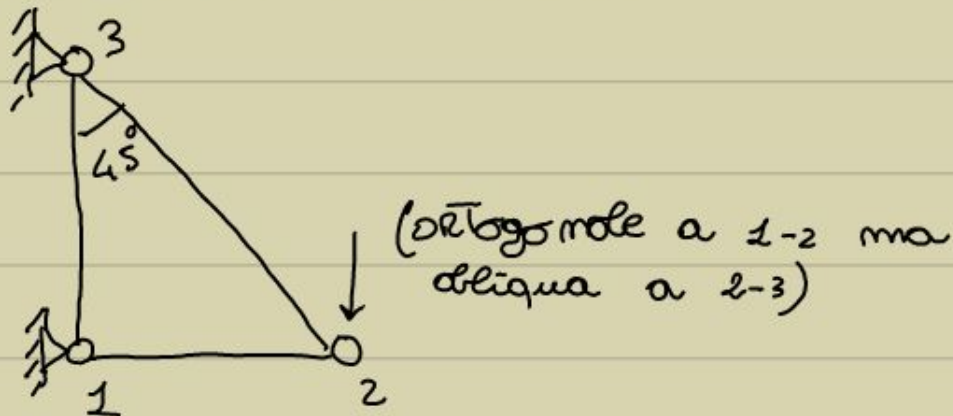
avremmo dovuto

$$[K] = \begin{bmatrix} \frac{12}{l^3} & \frac{6}{l^2} & -\frac{12}{l^3} & \frac{6}{l^2} \\ \frac{6}{l^2} & \frac{4}{l} & -\frac{6}{l^2} & \frac{2}{l} \\ -\frac{12}{l^3} & -\frac{6}{l^2} & \frac{12}{l^3} & -\frac{6}{l^2} \\ \frac{6}{l^2} & \frac{2}{l} & -\frac{6}{l^2} & \frac{4}{l} \end{bmatrix}$$

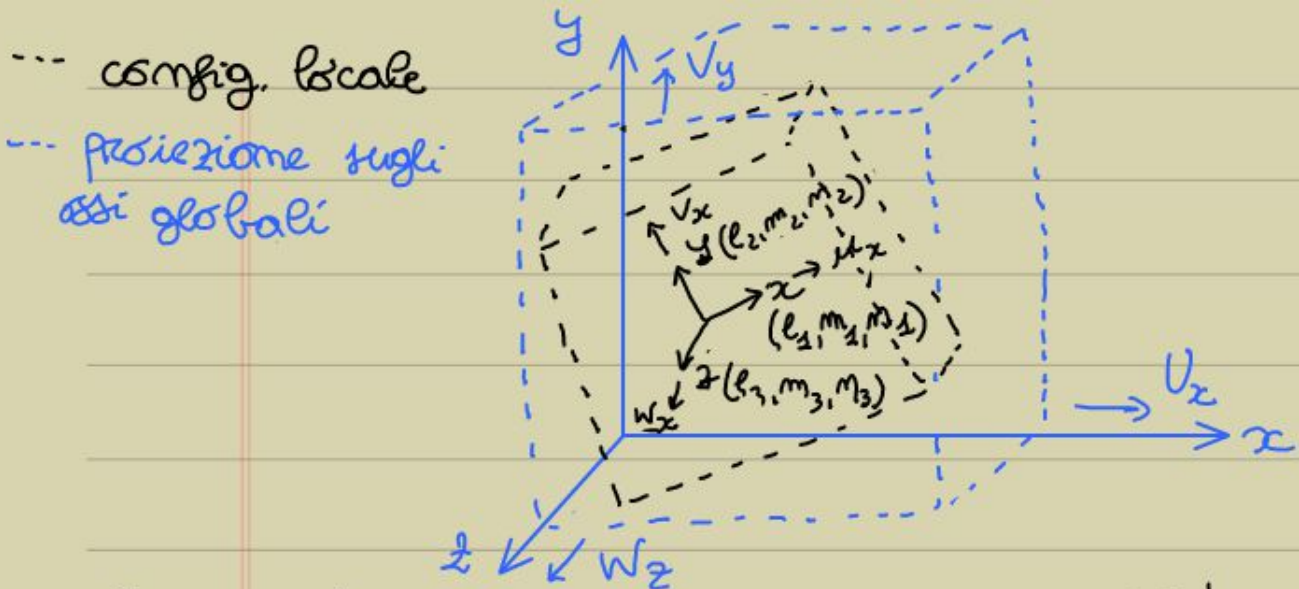
ingatti per calcolare i parametri di $[K]$
si applica uno spostamento unitario
sulla struttura, e con una cella di
carico misuro le forze, che sono gli
elementi della matrice (le due forze
e due momenti).

• STRUTTURA COMPLETA, TRASPOSIZIONE

guardiamo la struttura:

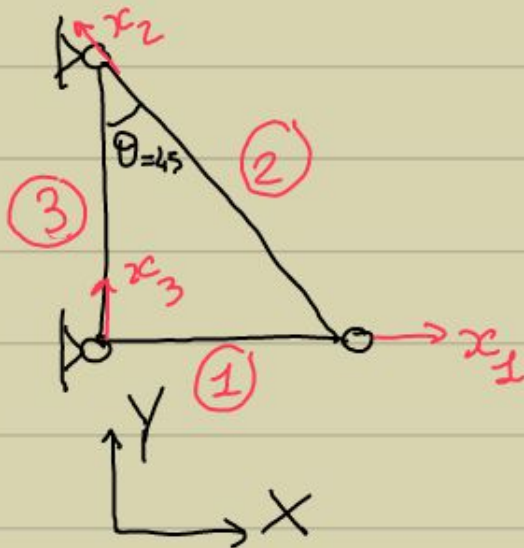


possiamo usare solo elementi asta,
ma avremmo dei problemi nel valutare
le interazioni tra le aste, nascoste reazioni
non solo assiali. Possiamo mettere in rela-
-zione i sistemi di riferimento locale
(singola asta) con quello globale, tramite



Stessa trasformazione si farà per $[K]$!

Come facciamo tale trasformazione?



$\theta_1 = 0$
 $\theta_2 = 135$
 $\theta_3 = 90$

} angoli dei
 } coseni direttori
 } per i 3 S.R.

Noti gli angoli dei vari assi x rispetto al S.R. globale, possiamo calcolare lo spostamento nel S.R. con le matrici di rotazione!

Esse volgiamo: \rightarrow coseni direttori

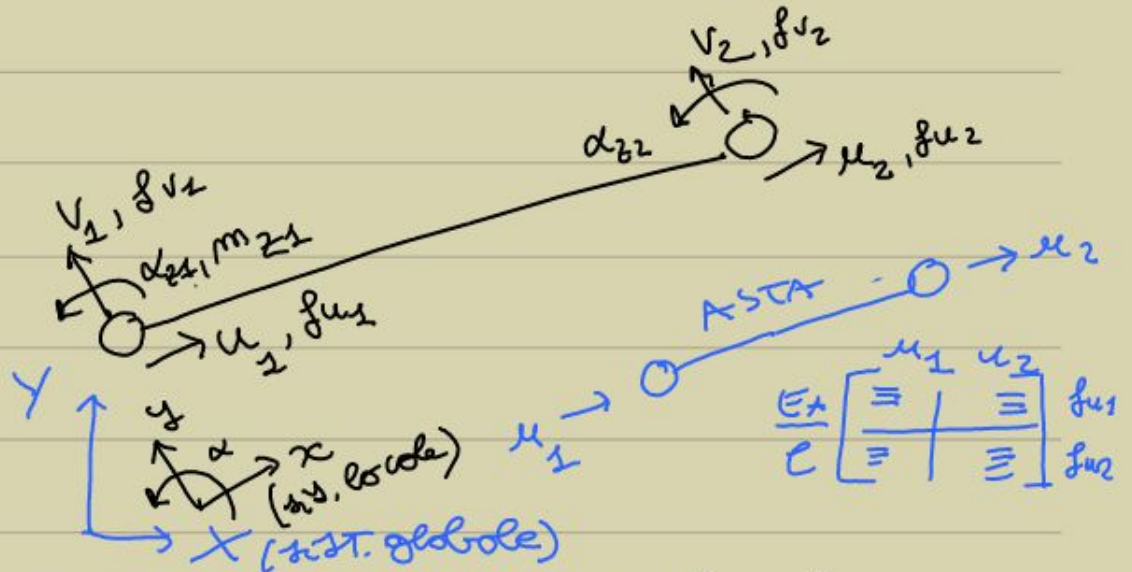
$$\begin{cases} u_x = l_1 u_x + m_1 v_x + n_1 w_x \\ v_x = l_2 u_x + m_2 v_x + n_2 w_x \end{cases}$$

calcolare l'inversa basta la trasposta.

$$[R]^T [R] = [R][R]^T = [I]$$

• ESEMPIO

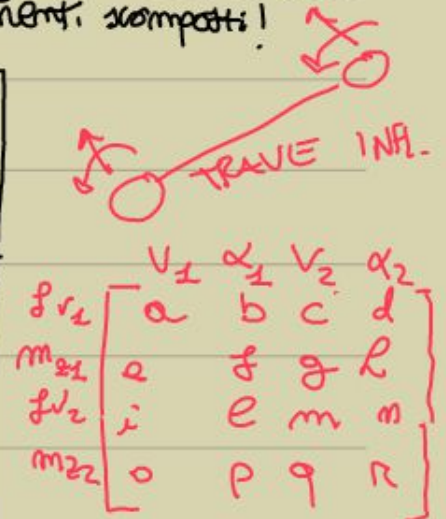
trave nel piano, si collega unendo l'asta all'elemento trave inglesso



la matrice sarà una 6x6 (3 gdl per

ogni nodo), ottenibile con le informazioni dei due elementi, scomposti!

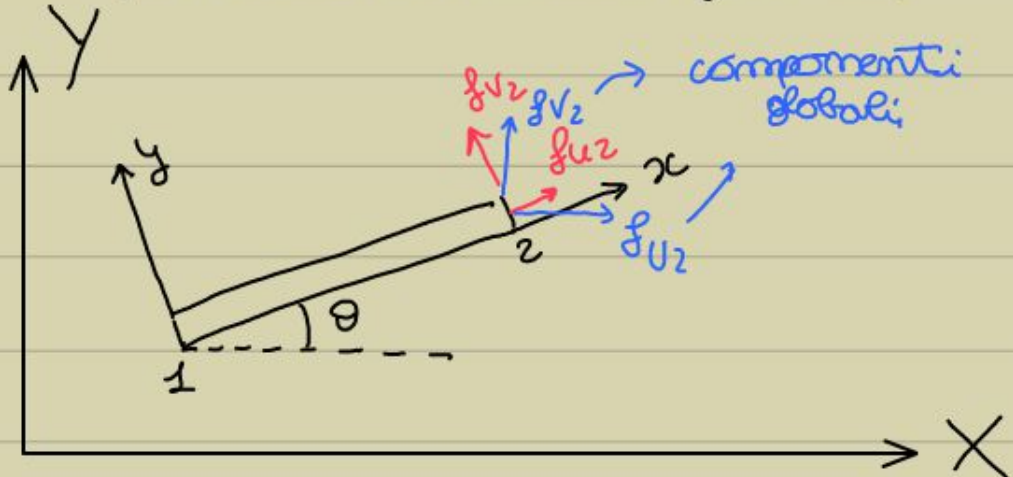
	u_1	v_1	α_1	u_2	v_2	α_2
F_{u1}	\equiv	0	0	\equiv	0	0
F_{v1}	0	a	b	0	c	d
M_{z1}	0	e	f	0	g	h
F_{u2}	\equiv	0	0	\equiv	0	0
F_{v2}	0	i	l	0	m	n
M_{z2}	0	o	p	0	q	r



(dove ci sono zeri, la forza non influisce sullo spost.!)
 che è la matrice di rigidità locale.

• ESEMPIO, elemento asta nel piano

possiamo scrivere già la rigidità locale, scrivendo però due variabili di spostamento che poi saranno nulle (in blu):



$$[R_1] = \begin{bmatrix} \cos\theta & \sin\theta \\ -\sin\theta & \cos\theta \end{bmatrix} = [R_2]$$

è una 2x2, infatti non si fanno componenti lungo z

$$[R] = \begin{bmatrix} \cos\theta & \sin\theta & 0 & 0 \\ -\sin\theta & \cos\theta & 0 & 0 \\ 0 & 0 & \cos\theta & \sin\theta \\ 0 & 0 & -\sin\theta & \cos\theta \end{bmatrix}$$

→ ne consegue che $[R] = \begin{bmatrix} [R_1] & [0] \\ [0] & [R_2] \end{bmatrix}$ è una 4x4 e non 6x6

nota $[K]_x$, si ricava:

$$[K]_x = [R]^T [K]_x [R]$$

$\begin{matrix} 4 \times 4 & & 4 \times 4 & 4 \times 4 & 4 \times 4 \end{matrix}$

• ELEMENTO TRAVE NELLO SPAZIO

È l'elemento più completo, si compone di asta (trazione e compressione) → cioè 2×2 gradi di libertà, elem. di torsione → 2×2 gdl, e della trave → 8×8 gdl (due post. verticali, flessione attorno a due possibili assi, tutto per due nodi).

Ne consegue che la rigidezza complessiva ha 12×12 elementi!

La differenza principale è nel momento flettente sui vari assi che hanno I diversi (in base al piano di flessione).

Sarà una matrice positiva e simmetrica (come lo sono quelle di paratensione) → andrà ancora trasposta nel S.R. globale con la matrice di rotazione!

ai nodi, uguali a quelli che darebbero i carichi reali! Sarebbero diversi gli spostamenti sulla lunghezza della trave. Per modellizzare il carico distribuito si userà l'elemento trave

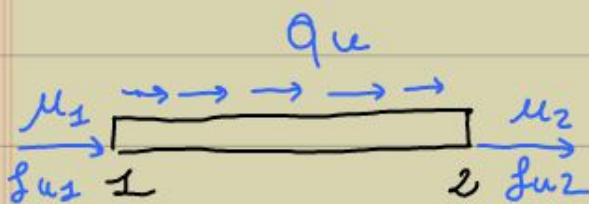
2) DILATAZIONE TERMICA

il carico termico reale darebbe

$$\varepsilon = \alpha \Delta T, \quad \varepsilon l = \Delta u$$

dovremo avere un carico nodale equivalente che dia ai NODI lo stesso Δu !

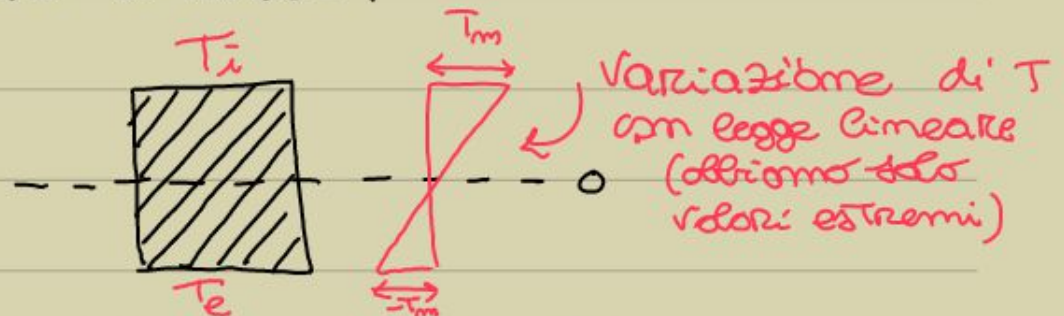
CASO ① \rightarrow elemento asta (perché il carico è orizzontale)



come scriviamo la legge che lega forze e spost? $[K]\{S\} = \{f\} + \{f_0\}$

$$\begin{bmatrix} EA/e & -EA/e \\ -EA/e & EA/e \end{bmatrix} \begin{Bmatrix} u_1 \\ u_2 \end{Bmatrix} = \begin{Bmatrix} f_{u1} \\ f_{u2} \end{Bmatrix} + \begin{Bmatrix} f_0 \end{Bmatrix}_{q_u}$$

- Carico distribuito verticale, vedi libro
- Effetto termico sulla TRAVE (sull'asta avremmo solo traz. e compr.), provoca un effetto diverso!

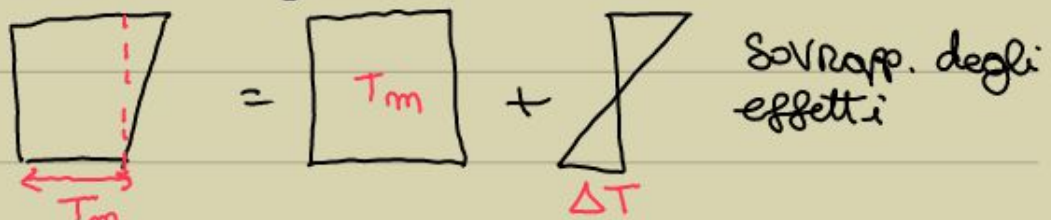


la temperatura varia linearmente, quindi la faccia superiore vede $\Delta T = T_m$, l'asse neutro non varia in temperatura, e la faccia inferiore con $\Delta T = -T_m$; si avrà FLESSIONE PURA, quindi il vettore del carico avrà 0 per le forze verticali (c'è solo curvatura), e due momenti flettenti uguali e opposti.

$$\{ \mathcal{L} \} = \left\{ 0 \quad \frac{2\alpha^* \Delta T E J_z}{L} \quad 0 \quad - \frac{2\alpha^* \Delta T E J_z}{L} \right\}$$

ricorda abbiamo integrato tra $+\frac{L}{2}$ e $-\frac{L}{2}$

come si modifica la sezione?



vogliamo arrivare, per la struttura completa:

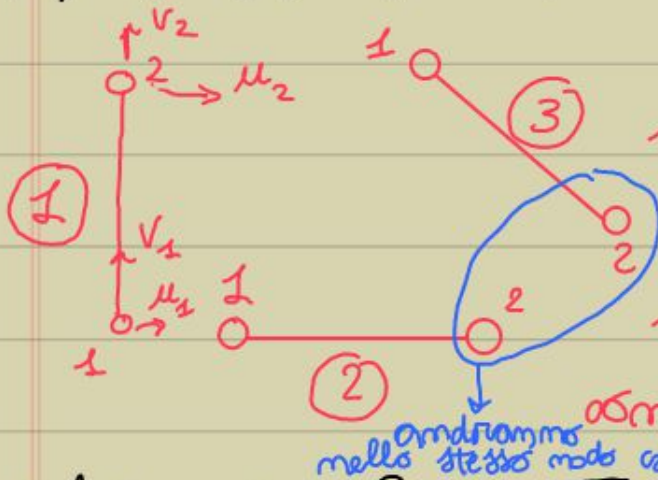
$$[K]\{S\} = \{F\} + \{F_e\}$$

equazione per la struttura complessiva

Come si esegue l'assemblaggio?

Fisicamente aggiungo pezzi, matematicamente considero per ognuno:

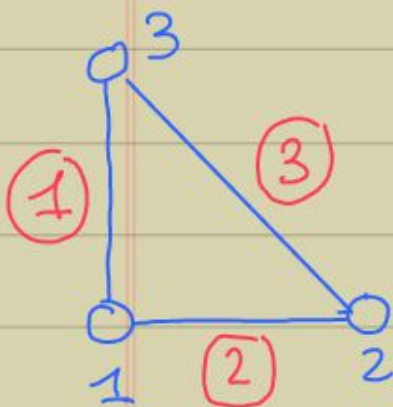
$$[K_1]\{S_1\} = \{f_1\}, [K_2]\{S_2\} = \{f_2\}, [K_3]\{S_3\} = \{f_3\}$$



ogni elemento singolo "contribuisce" all'equilibrio della struttura complessiva

con un contributo

prendo un elemento e lo metto in posizione, poi un'altro e così via:



matematicamente lo aggiungo "pezzi" della rigidità complessiva $[K]$, sommando ogni volta la $[K_i]$.

Così si ottiene e' una rigidità complessiva i

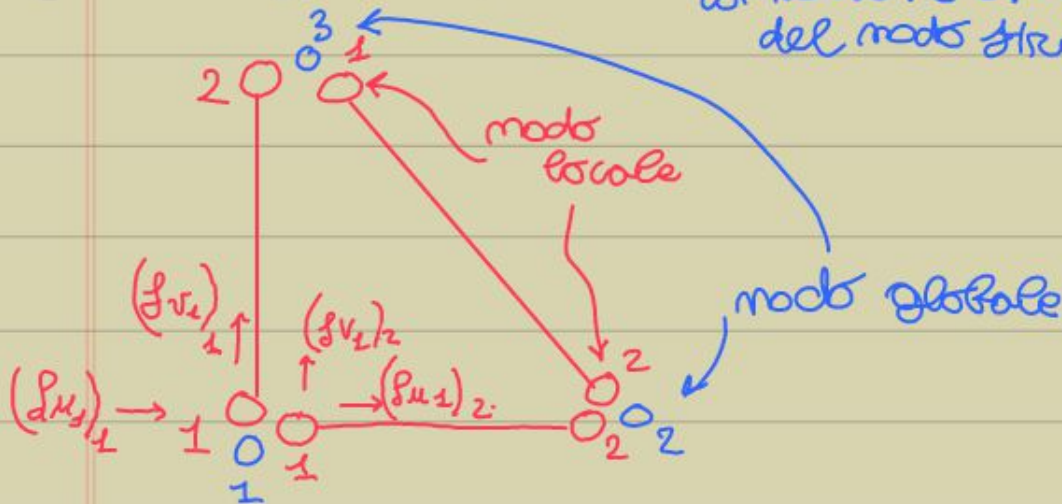
analogamente le forze:

$$F_{u_1} = (f_{u_1})_1 + (f_{u_1})_2$$

equazioni di equilibrio

$$F_{v_1} = (f_{v_1})_1 + (f_{v_1})_2$$

le forze dell'elemento concorrono all'equilibrio del nodo strutturale



Genericamente, per ogni elemento:

$$\begin{matrix}
 & u_1 & v_1 & u_2 & v_2 \\
 f_{u_1} & \begin{bmatrix} & & & \\ & & & \\ & & & \\ & & & \end{bmatrix} \\
 f_{v_1} & \\
 f_{u_2} & \\
 f_{v_2} & \\
 \end{matrix} \quad i=1,3$$

[b]

$$f_{u_2} = b_{31} \cdot u_1 + b_{32} \cdot v_1 + b_{33} u_2 + b_{34} v_2$$

trovata f_{u_2} , la sostituisco nelle equazioni di congruenza.

• Come si esegue questo algoritmo?

Si scrive ogni equazione per l' i -esimo

2 per avere le forze globali:

elem. 1, matrice di rigidità

$$\begin{bmatrix} a_{11} & a_{12} & a_{13} & a_{14} \\ \vdots & & & \\ \vdots & & & \\ \vdots & & & \end{bmatrix} \begin{Bmatrix} U_1 \\ V_1 \\ U_3 \\ V_3 \end{Bmatrix} = \begin{Bmatrix} f_{u1} \\ f_{v1} \\ f_{u2} \\ f_{v2} \end{Bmatrix}$$

↳ si ricavano le f da sostituire

avendo questo per ogni elemento, si ottiene infine un sistema di equazioni da cui si ricava la matrice di rigidità (vedi libro + esempio).

- Questo metodo va bene con pochi nodi, se ne abbiamo tanti dobbiamo usare un modo per far coprire il calcolatore:

$$\begin{matrix} & \begin{matrix} 1 & 2 & 3 & 4 \end{matrix} \\ \begin{matrix} 1 \\ 2 \\ 3 \\ 4 \end{matrix} & \begin{bmatrix} & & & \\ & & & \\ & & & \\ & & & \end{bmatrix} \end{matrix} \begin{Bmatrix} 1 \\ 2 \\ 3 \\ 4 \end{Bmatrix} = \begin{Bmatrix} 1 \\ 2 \\ 3 \\ 4 \end{Bmatrix}$$

possiamo NUMERARE le variabili secondo i gdl!

La rigidità si assembla con la mappa de e⁻ del tipo:

El. 1	gdl el.	1	2	3	4
	gdl strutt.	1	2	5	6

possiamo scrivere formalmente:

$$(\{f_i\})_R = \sum_{j=1}^{m_R} (k_{ij})_R (s_j)_R - \{de_i\}_R$$

R è il numero dell'elemento (fino a 3)
 i e j sono riga e colonna della matrice, m_R sono i gdl dell'elemento (qui sono 4)

ovvero in tabella:

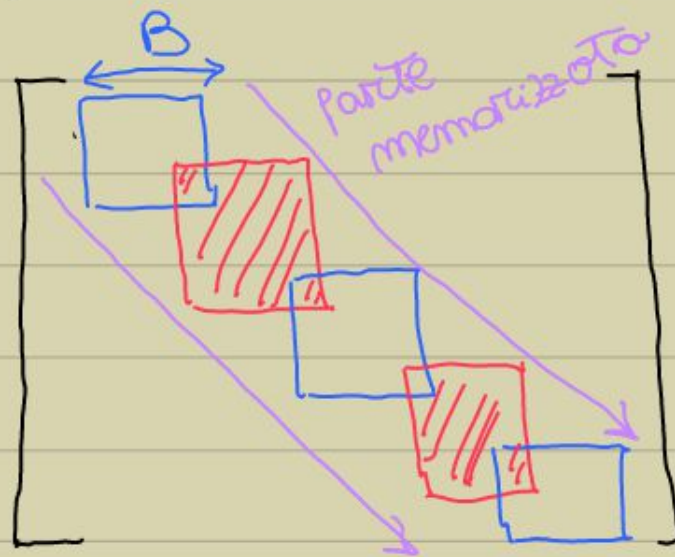
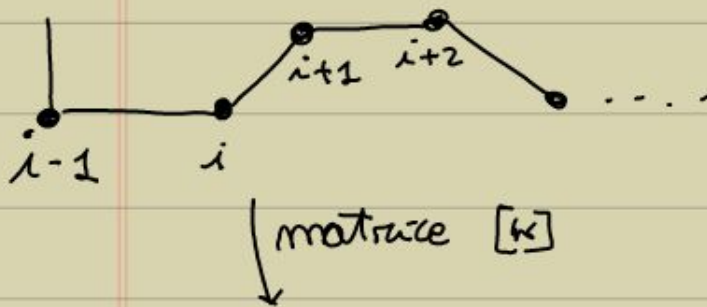
EL R.	g.d.l elem.	... j ... i
	g.d.l strutt.	... G _{Rj} ... - G _{Ri}

$$(s_j)_R = S_{G_{Rj}} \rightarrow \text{congruenza in termini formali}$$

$$\Delta F_{G_{Ri}} = (f_i)_R \rightarrow \text{equilibrio " "}$$

diventa un ΔF perché è una somma di contributi, il secondo termine è

da elementi serie, essa sarebbe
 DAGONALE, cioè i contributi delle
 matrici dei singoli elementi si sovrappo-
 -pongono solo sulla diagonale, cioè
 è a BANDA :



gli elementi fuori banda sono zero,
 inutili per la risoluzione, quindi
 non vengono memorizzati (risparmio
 memoria), assemblando dagli elementi
 non nulli, una MATRICE RETTANGOLARE.
 Un altro metodo è non memorizzare

per le forze ugole:

$$\{F\} \begin{cases} \{F_i\} < \begin{Bmatrix} F_1 \\ F_2 \\ F_5 \\ F_6 \end{Bmatrix} \\ \{F_m\} < \begin{Bmatrix} F_3 = 0 \\ F_4 = -F \end{Bmatrix} \end{cases} \quad \text{INCOGNITE}$$

possiamo rimettere tutto in forma matriciale, organizzando tutto in modo da avere ordinate le incognite e i dati noti (scambio 3-4 con 5-6).

$$\begin{bmatrix} [K_{11}] & | & [K_{12}] \\ \hline [K_{21}] & | & [K_{22}] \end{bmatrix} \begin{Bmatrix} \{S_1\} \\ \{S_2\} \end{Bmatrix} = \begin{Bmatrix} \{F_1\} \\ \{F_2\} \end{Bmatrix} + \begin{Bmatrix} \{F_{e1}\} \\ \{F_{e2}\} \end{Bmatrix}$$

↓ incognite

Il sistema è:

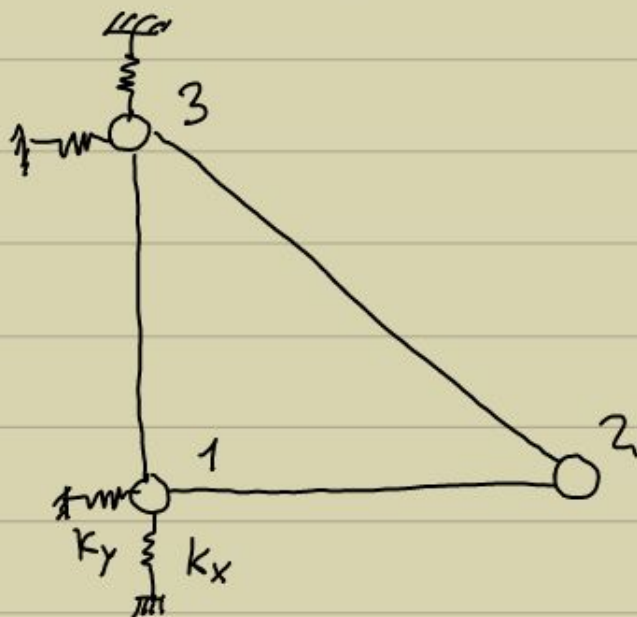
$$[K_{11}]\{S_1\} + [K_{12}]\{S_2\} = \{F_1\} + \{F_{e1}\}$$

$$[K_{21}]\{S_1\} + [K_{22}]\{S_2\} = \{F_2\} + \{F_{e2}\}$$

reazioni vincolari, scambiando le colonne 3-4 con 5-6.
 Se vincolissimo ancora un g.d.o. (il modo 2 con un carrello verticale), ci togliamo uno spostamento e quindi un'equazione in meno (più la struttura è iperstatica, più facile).

• VINCOLI CINEMATICI

Il vincoli nella scelta struttura sono considerati rigidi, si possono approssimare però con MOLLE!



k è dell'ordine di $10^9 \div 10^{12}$ (due ordini di grandezza in più dei singoli elementi), non può essere infinita (spostamento nullo) perché

- va bene però con materiali semplici, con rigidità di 2 ordini inferiore a k^* . Per materiali più particolari come si può fare? Scriviamo la mappa:

GR. EL	1	2	3	4	si rimuovono i gde rimodati, gli altri non servono!	1	2	3	4
GR. STR	1	2	5	6		0 0 0 0 (per el. 1)			

Si considera quindi solo la $[K_{22}]$! L'elemento 1 non si considera neanche, non ne calcoliamo neanche la rigidità. Dall'unica equazione che ne deriva calcoliamo gli spostamenti, \rightarrow non possiamo però calcolare le reazioni rimodati, perché abbiamo ridotto la matrice di rigidità alla sola $[K_{22}]$! Per avviare il problema, si crea una mappa dove numeriamo POSITIVI gli spostamenti liberi del

● RISOLUZIONE DEL SISTEMA DI EQUAZIONI

Viene risolto col metodo di Gauss, si triangolarizza la matrice di rigidità e, a partire dall'ultima riga, si calcola ogni spostamento.

$$[K]\{S\} = \{F\}$$

$$\begin{array}{c} \downarrow \\ \left[\begin{array}{c|c} [K_{11}] & [K_{12}] \\ \hline [K_{21}] & [K_{22}] \end{array} \right] \begin{Bmatrix} \{S_1\} \\ \{S_2\} \end{Bmatrix} = \begin{Bmatrix} \{F_1\} \\ \{F_2\} \end{Bmatrix} \end{array}$$

Si procede togliendo le sottomatrici fino ad avere K_{22} , cioè triangolarizzandolo. → Equivale a TOGLIERE gradi di libertà!

$$\left[\begin{array}{c|c} [K_{11}] & [K_{12}] \\ \hline [0] & [K_1]^* \end{array} \right] \begin{Bmatrix} \{S_1\} \\ \{S_2\} \end{Bmatrix} = \dots$$

Vedere libro per esempio.

e la rotazione in 2 (il momento M_2 è zero, e $V_2 = \delta$).

È come se avessimo provocato un carico tale per provocare uno spost. δ .

La matrice di rigidità sarà 4×3 (la colonna relativa allo spostamento δ la portiamo a secondo membro), di cui eliminiamo le prime due colonne ($V_1 = A_1 = 0$) \rightarrow Ricavo $A_2 = \frac{3}{2} \frac{\delta}{l}$

Da qui ricavo ancora le 3 reazioni vincolari incognite!

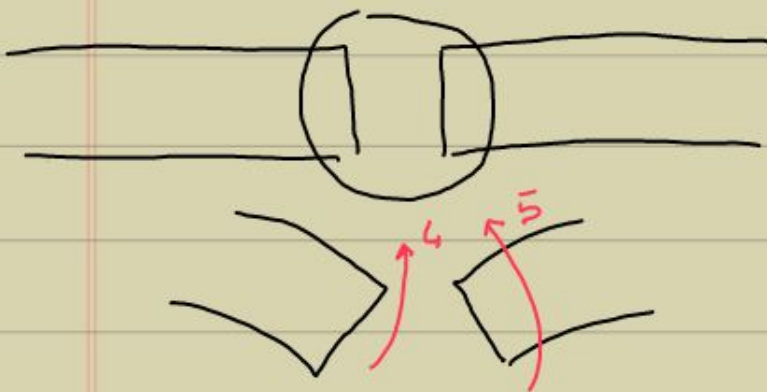
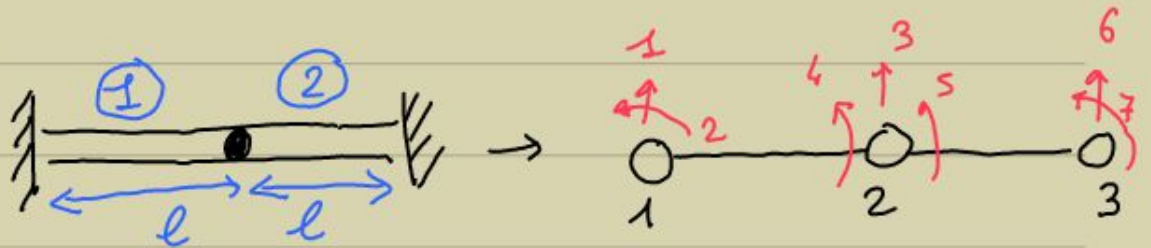
$$F_1 = -\frac{3EJ_2}{l^3} \delta, \quad F_2 = -\frac{3EJ_2}{l^3} \delta, \quad M_1 = \frac{3EJ_2}{l^2} \delta$$

Questi risultati hanno un errore di segno! Infatti F_1 e F_2 devono essere opposti. controlla segno!

per (b) è uguale, ma è una molla di torsione, quindi andrò a sommare il gdl A_1 (rotazione)!

Quindi i vincoli elastici implicano sommare alla rigidità complessiva, quella dell'elem. elastico nel gdl su cui agisce.

STRUTTURA CON CERNIERE INTERNE



andiamo a scriverli negli elementi:

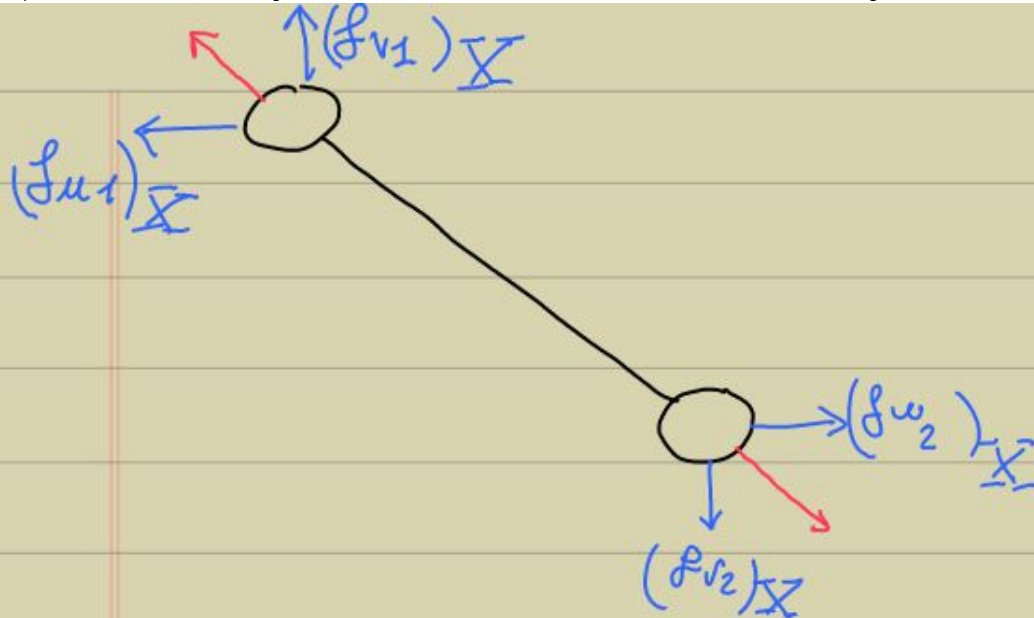
$$\begin{matrix} 1 \\ 2 \\ 3 \\ 4 \end{matrix} \left\{ \begin{matrix} 0 \\ 0 \\ 0 \\ 0 \end{matrix} \right\}_{1 \times} \quad \begin{matrix} 1 \\ 2 \\ 3 \\ 4 \end{matrix} \left\{ \begin{matrix} 0 \\ 0 \\ -1 \\ -3,82 \end{matrix} \right\}_{2 \times} \quad \begin{matrix} 1 \\ 2 \\ 3 \\ 4 \end{matrix} \left\{ \begin{matrix} 0 \\ 0 \\ -1 \\ -3,82 \end{matrix} \right\}_{3 \times}$$

sempre nel sistema GLOBALE, ma
 fare ogni elemento (della mappa).
 Torniamo ora al sistema di
 riferimento locale con le matrici
 di rotazione, oppure calcolo il
 vettore dei carichi nel sistema globale,
 e poi passo ai carichi locali con la
 matrice di rotazione, e' uguale.

$$\{f\}_{L, X} = [K]_{L, X} \{s\}_{L, X}$$

$$\{f\}_{L, X} = [R]_R \{f\}_{L, X}$$

Nel nostro esempio consideriamo
 gli elementi ② e ③, perché ① non



otteniamo $\{\delta_3\} = \{-1, 1, 1, -1\}$ nel globale, ruotando con la matrice di rotazione $\rightarrow \{\delta_3\} = \begin{bmatrix} -1 & \dots & 0 & \dots \\ \dots & 1 & \dots & \dots \\ \dots & \dots & 1 & \dots \\ \dots & \dots & \dots & 0 \end{bmatrix}$

Schema di risoluzione

- a) suddivisione della struttura in elementi e numerazione nodi;
- b) costruzione della "mappa" (equazioni elementi e struttura);
- c) Per ciascuno elemento, calcolo di matrice di rigidità e dei carichi nodali eq.
- d) Assemblaggio della matrice di rigidità struttura e dei carichi nodali equivalenti;
- e) Imposizione dei vincoli.

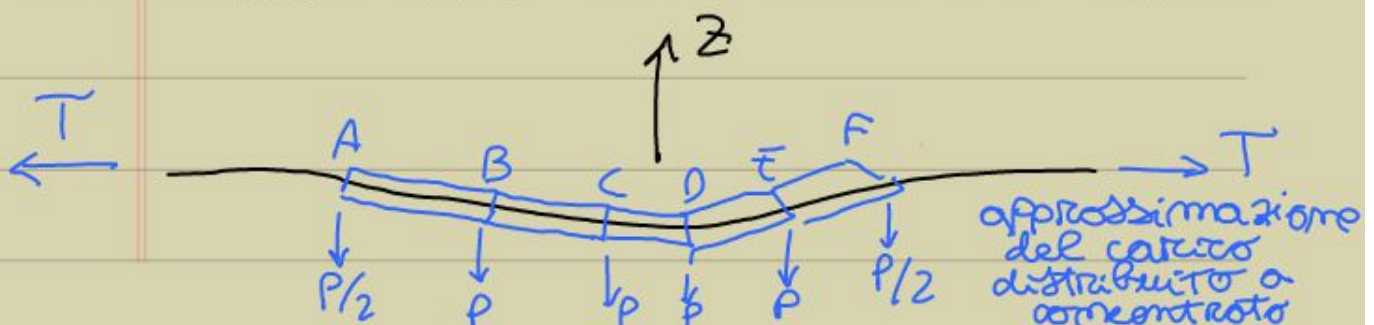
Elementi finiti

Servono quando abbiamo un continuo non possiamo più usare elementi semplici con ipotesi di D.S.V.

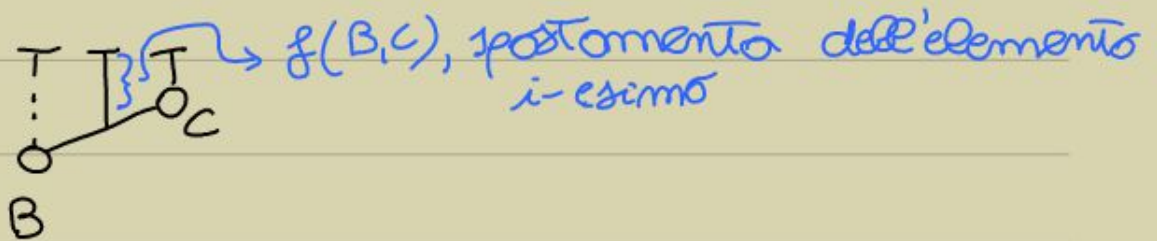
Dobbiamo trovare sempre matrici di rigidità per avere una legge del tipo $S = kx \rightarrow$ ricavo k con celle di carico imponendo un solo spostamento unitario, e gli altri nulli!

Si DISCRETIZZA il continuo come se ci fossero tanti NODI ai quali risolvono le equazioni \rightarrow approssimazione. Passa da equazioni differenziali a equazioni algebriche, più nodi \rightarrow più precisione.

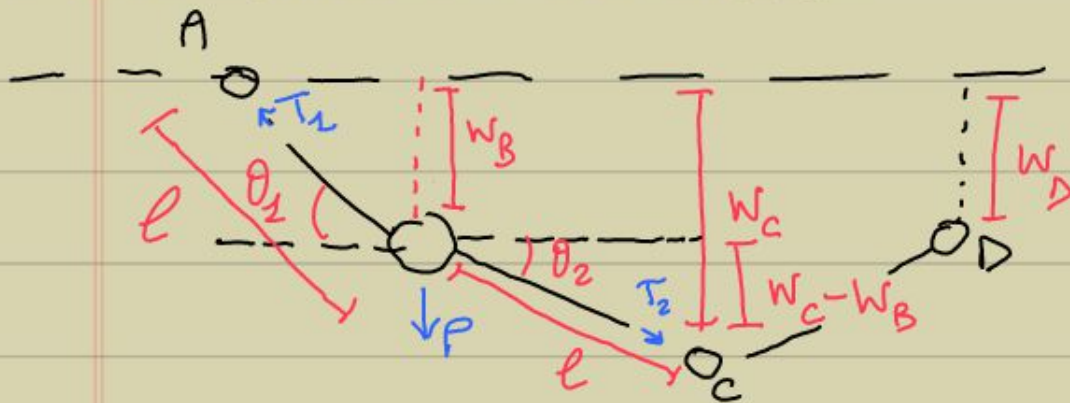
Ad esempio, un cavo può essere schematizzato con elementi asta:



All' aumentare delle strutture che impongo (con la stessa funzione di forma), aumenta la precisione:



Analizziamo il sistema:



Possiamo scrivere due eq. di equilibrio, con ipotesi di piccoli angoli:

$$T_1 \cos \theta_1 = T_2 \cos \theta_2 \rightarrow \theta_1 \approx \theta_2 \rightarrow T_1 = T_2 = T$$

eq. verticale:

$$T_1 \sin \theta_1 = T_2 \sin \theta_2 + P$$

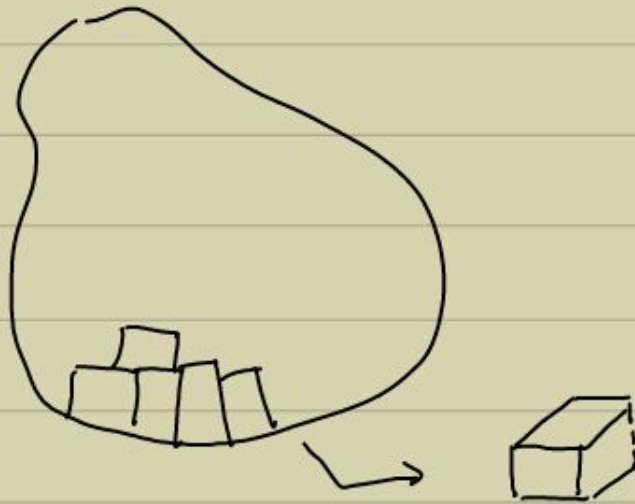
combinando seno e tangente, $\sin \theta = \tan \theta =$

$$= \frac{W_B}{l}, \quad \sin \theta_2 = \frac{W_C}{l} \rightarrow T \frac{W_B}{l} - T \frac{W_C - W_B}{l} = P$$

Le incognite sono W_B e W_C !

Lavori Virtuali

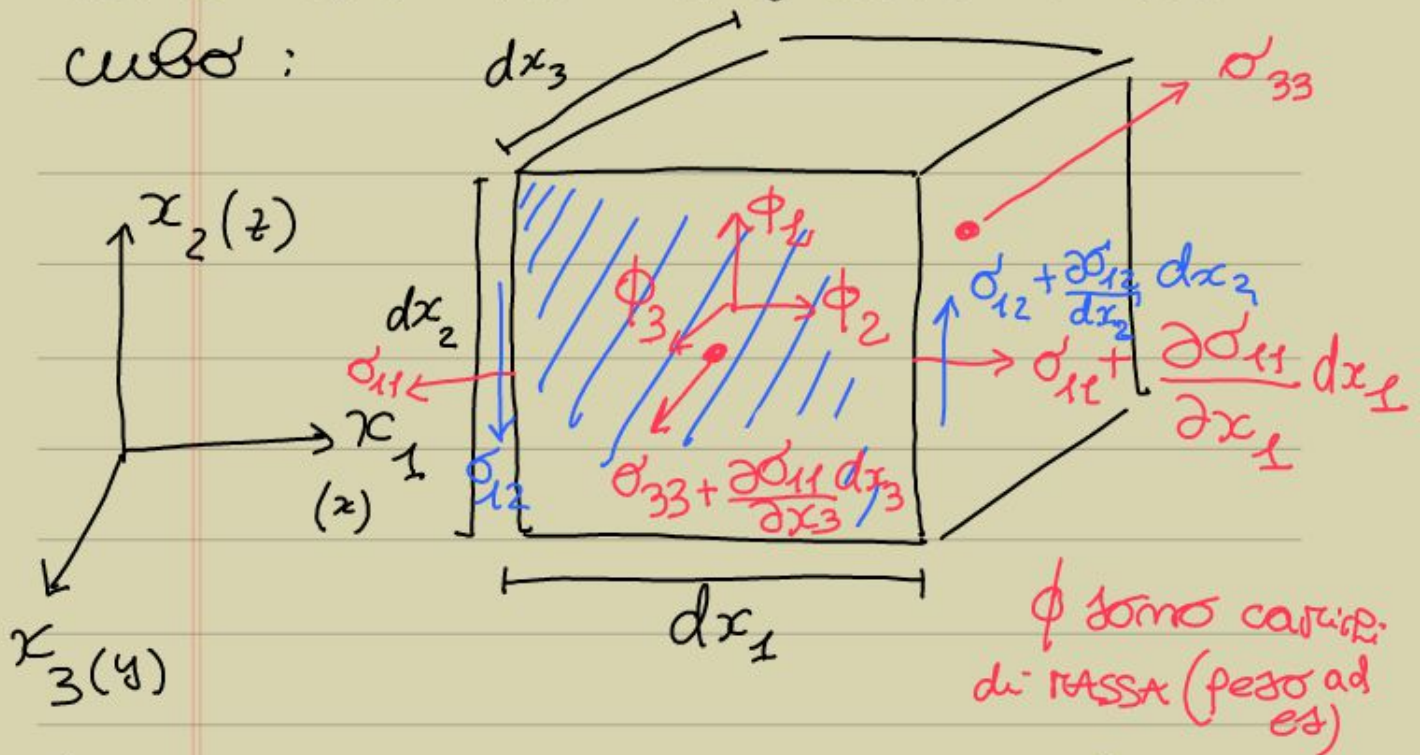
Per strutture continue, la divisione in strutture è a scelta dell'utente. Un volume viene suddiviso:



$$V = \sum V_i$$

la somma dei mattoncini (1D, 2D o 3D) dà il volume totale; per ognuno di essi vogliamo una relazione del tipo $[K]\{s\} = \{f\} + \{f_e\}$; non possiamo più usare l'analisi semplice con le eq. di congruenza, ma usare elementi approssimati. Ad esempio il cubo visto sopra (brick) si collega agli altri solo tramite i nodi.

Consideriamo la faccia di un cubo:



Affinché sia in equilibrio, le forze normali e tangenziali devono essere uguali e opposte. Ad esempio σ_{11} (normale all'asse x_1), deve essere equilibrata sulla faccia opposta da una forza con verso opposto; analogamente gli sforzi di taglio! A partire da queste condizioni, si può calcolare lo spostamento virtuale da applicare, dovuto ad ogni forza; tale spostamento deve essere compatibile con le

analogamente per la terza direzione, cioè 3 equazioni di eq. della trazione. Dall'equilibrio della rotazione otteniamo che:

$$\sigma_{ik} = \sigma_{ki} \rightarrow \text{cioè uguali componenti tangenziali!}$$

da queste condizioni si ottiene il tensore delle tensioni.

Calcoliamo ora il lavoro dovuto ad ogni forza!

La tensione σ_{11} è diretta lungo x_1 , quindi $\sigma_{11} dx_2 dx_3 \rightarrow dF_1$, multipli-

-condo per lo spostamento virtuale δu_1 otteniamo un LAVORO! Estendendo all'asse i -esimo di area dA_i si ottiene un'espressione, che semplificando gli infinitesimi superiori:
da:

$$\sum_{k=1}^3 \sum_{i=1}^3 \left(\frac{\partial \sigma_{ik}}{\partial x_i} \delta u_k + \sigma_{ik} \frac{\partial}{\partial x_i} \delta u_k \right) dV$$

\hookrightarrow faccia
 \hookrightarrow direzione

è funzione degli spostamenti dei nodi! cioè è funzione del vettore degli spostamenti:

$$u_p = f(\{s\})$$

ovvero lo spostamento di un punto generico è:

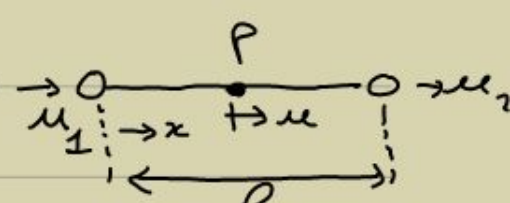
$$\{u\} = [m]\{s\} \rightarrow \text{spostamenti nodali}$$

↳ funzione di forma

dove la matrice m è la FUNZIONE DI FORMA. Possiamo quindi dire che:

$$\{\epsilon\} = [a]\{u\} = [a][m]\{s\} = [b]\{s\}$$

↳ matrice di derivazione

Ad esempio per l'asta 

$$\{s\} = \begin{Bmatrix} u_1 \\ u_2 \end{Bmatrix}$$

$$u = [m] \begin{Bmatrix} u_1 \\ u_2 \end{Bmatrix} = [m_1 \ m_2] \begin{Bmatrix} u_1 \\ u_2 \end{Bmatrix}$$

in $x=0$, $u = u_1 \rightarrow m_2 = 0, m_1 = 1$

in $x=L$, $u = u_2 \rightarrow m_2 = 1, m_1 = 0$

come dovranno essere le funzioni

obbiamo imposto gli spostamenti, non può deformarsi come vuole! Per risolvere scriviamo che ogni contributo è una tensione RESIDUA, che è zero sul volume totale, ma non sul discreto, sul singolo volume!

$$\frac{\partial \sigma_{i\beta}}{\partial x_i} + \phi_\beta = f_\beta$$

↳ componente lungo β della forza residua per unità di volume.

QUESTO TERMINE VA AGGIUNTO nella formulazione del principio dei lavori virtuali:

del vettore di forze $\{t\}$ non conosciamo tutto! Lo scomponiamo in $\{t\} = \{t_0\} + \{t^*\}$, dove t_0 sono le forze superficiali note, t^* sono quelle superficiali incognite! Si arriva ad una formulazione dei lavori virtuali che dipende

terzo è un vettore di carichi di volume, il quarto è la matrice di rigidità, il quinto è un vettore di carichi generalizzati equivalenti ad una deformazione senza tensione, il sesto è un vettore di carichi equivalenti ad uno stato di tensione iniziale σ_0 .

- Notiamo che la matrice di rigidità è data dall'integrale di volume $\rightarrow [K] = \int_V [b]^T [E] [b] dV$ dove $[b]$, matrice di deformazione, si ricava dalla matrice delle funzioni di forma, infatti $[b] = [a][m]$

FUNZIONI DI FORMA

Sono generalmente funzioni polinomiali,

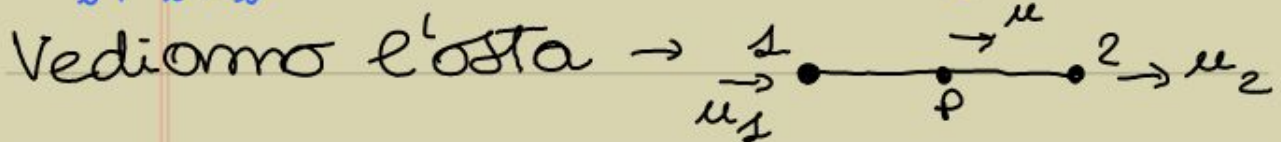
- ① - derivabili fino al grado necessario (solitamente 1 volta basta), e di conseguenza CONTINUE.
- ② Inoltre poiché vanno a definire la matrice K , devono essere in grado

Se non si rispetta una condizione (ad esempio la continuità tra elementi adiacenti) si oscilla intorno alla soluzione esatta.

• Esempi di serie polinomiali:

$$\begin{aligned}
 u &= a_1 + a_2 x && \left. \begin{array}{l} \\ \\ \\ \end{array} \right\} 1D \\
 u &= a_1 + a_2 x + a_3 y + a_4 xy \\
 v &= b_1 + b_2 x + b_3 y + b_4 xy && \left. \begin{array}{l} \\ \\ \end{array} \right\} 2D \\
 w &= c_1 + c_2 x + c_3 y + c_4 z && \left. \begin{array}{l} \\ \end{array} \right\} 3D
 \end{aligned}$$

a_i, b_i, c_i sono dette coordinate generalizzate



è monodimensionale, quindi:

$$u = a_1 + a_2 x$$

ricaviamo i coefficienti:

$$\begin{aligned}
 x=0 &\rightarrow u = u_1 \\
 x=l &\rightarrow u = u_2
 \end{aligned}
 \left. \begin{array}{l} \\ \\ \end{array} \right\}
 \begin{aligned}
 u_1 &= a_1 \\
 u_2 &= a_1 + a_2 l
 \end{aligned}$$

\rightarrow coefficienti, da calcolare.

quindi si trova $\{u\} = [m]\{s\} \rightarrow u_1$ e u_2 noti
 \hookrightarrow spostamenti

Se A è invertibile, posso calcolare il vettore dei coefficienti partendo dalle condizioni al contorno:

$$\{u\} = [P]\{a\} \rightarrow \{u\} = [P][A]^{-1}\{s\}$$

$\rightarrow [m]$, matrice completa della funzione di forma

Il punto è trovare l'inversa della matrice A ! Nel caso dell'asta formiamo $x_1 = 0$, $x_2 = x_1 + l = l$, quindi la funzione di forma sarà:

$$[P][A]^{-1} = [1 \ x] \cdot \begin{bmatrix} l & 0 \\ -1 & 1 \end{bmatrix} \cdot \frac{1}{l} = [l-x, \ x] \frac{1}{l} =$$

$$= \begin{bmatrix} 1 - \frac{x}{l} & \frac{x}{l} \end{bmatrix} \rightarrow [m]$$

$m_1 \quad m_2$

quindi ora possiamo scrivere la

$$\text{forma finale: } \{u\} = \begin{bmatrix} 1 - \frac{x}{l} & \frac{x}{l} \end{bmatrix} \begin{Bmatrix} u_1 \\ u_2 \end{Bmatrix}$$

per verificare basta porre $x=0$, $x=l$ e vedere che si ottenga $\{u\} = \begin{Bmatrix} u_1 \\ u_2 \end{Bmatrix}$, qui verificato.

$i=1 \rightarrow j=2$. Otteniamo:

$$m_1 = \frac{x-x_2}{-x_2} = 1 - \frac{x}{l} \quad (j=2 \text{ nella produttoria})$$

$$m_2 = \frac{x-x_1}{x_2-x_1} = \frac{x}{l} \quad (j=1 \text{ nella produttoria})$$

POLINOMIO DI HERMITE

serve per continuità superiore al primo grado, vedi libro.

• CALCOLO DELLA MATRICE DI RIGIDEZZA

Abbiamo detto che $[K] = \int_V [b]^T [E] [b] dV$

con $[b] = [\partial][m]$

$$\varepsilon_x = \frac{\partial u}{\partial x} = \left[\frac{\partial}{\partial x} \right] \{u\} = \left[\frac{\partial}{\partial x} \right] [m] \{s\}$$

avendo $[m] = \left[1 - \frac{x}{l}, \frac{x}{l} \right]$, si fa che:

$$[b] = \left[\frac{\partial}{\partial x} \right] \begin{bmatrix} -\frac{1}{l} & \frac{1}{l} \\ 1 - \frac{x}{l} & \frac{x}{l} \end{bmatrix} \rightarrow e^- \text{ una costante nel caso 1D}$$

la matrice $[E]$ nel caso monodimensionale e $[E] = E$, modulo elastico.

controlliamo i polinomi; sono continui, rappresentano il moto rigido? Aggiungo 3 gdl di moto rigido nel piano, due traslazioni e la rotazione nel piano; per la traslazione su x deve essere $a_1 \neq 0$ e gli altri nulli, per la traslazione su y $a_4 \neq 0$ e gli altri nulli, per la rotazione deve essere $\frac{dx}{dy} = 1$, dx e dy di segno opposto.

il vettore degli spostamenti ai nodi è meglio ordinarlo così per comodità, $\{s\} = \{u_1, u_2, u_3, v_1, v_2, v_3\}$

$$\{s\} = \left\{ \underbrace{\{u_1, u_2, u_3\}}_{\{u\}} \underbrace{\{v_1, v_2, v_3\}}_{\{v\}} \right\}$$

Prendendo in esame $\{u\}$, scriviamo:

$$\begin{Bmatrix} u_1 \\ u_2 \\ u_3 \end{Bmatrix} = [A_1] \begin{Bmatrix} a_1 \\ a_2 \\ a_3 \end{Bmatrix} \rightarrow [A_1] = \begin{bmatrix} 1 & x_1 & y_1 \\ 1 & x_2 & y_2 \\ 1 & x_3 & y_3 \end{bmatrix}$$

$$\{s\} = [A] \{a\}$$

$$u_{BD} = f(u_B, u_D)$$

$$v_{BD} = f(v_B, v_D)$$

cioè lo spostamento "BD" deve avere una legge tipo equazione della RETTA passante per B e D, e contemporaneamente non deve dipendere dal modo A (cioè la funzione di forma m_1 deve essere uguale a 0, in $u =$ lungo la retta BD).

Come riferimento, ricavata l'espressione di $[m]$, si verifica che l'equazione della retta passante per 2 dei 3 punti del triangolo (ad es 1 e 2), dia ZERO se sostituita nella matrice $[m]$ nella posizione di m_3 . Se si conferma la condizione, si ha la COMPATIBILITÀ! cioè l'elemento si muove con la legge della retta.

Trovata l'espressione di $[m]$, si va a ricavare $[K] = \int [b]^T [E] [b] dV$

deformazione piana $\epsilon_z = 0, \sigma_z \neq 0$
 tensione piana, $\epsilon_z \neq 0, \sigma_z = 0$.

Lungo tutto l'elemento però c'è una costante (matrice ma indipendente dalla coordinata).

$$[K] = [b]^T [E] [b] \underbrace{A h}_V, \text{ con } h = m_1 h_1 + m_2 h_2 + m_3 h_3$$

$$L = \frac{L_1 + L_2 + L_3}{3}$$

scrivemola opportunamente con le funzioni di forma.

- Immaginiamo di dividere una TRAVE con carico in elementi triangolari:

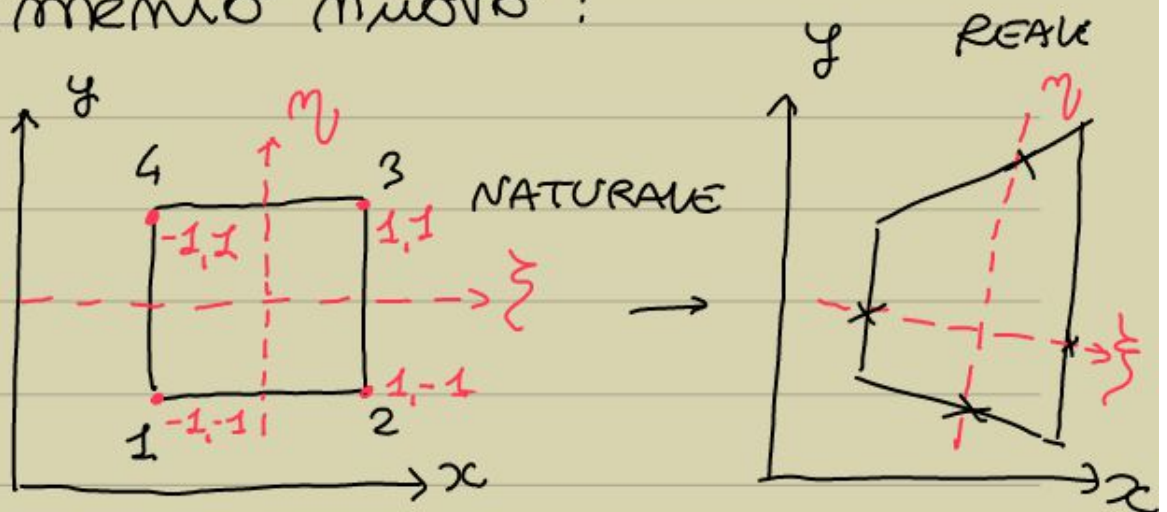


sappiamo che le tensioni sono diverse negli elementi (l'andamento è tipo mom. flettente), $(\sigma_x)_A \neq (\sigma_x)_B$ maggiore in A (estradosso); pensiamo ora di suddividere diversamente la trave, in modo speculare



quadrato o rettangolo, ma questi sono molto raramente buoni per la suddivisione! Bisogna trovare il modo di collegare la parte REALE (primo quadrilatero) con la parte NATURALE (il quadrato comodo per l'integrazione), cioè fare una trasformazione SPAZIALE.

Per fare ciò definiamo sistema di riferimento nuovo:



si troverà $[k]$ nello spazio naturale (facile integrabile), e si torna nello spazio reale per avere la soluzione, ad esempio con la formulazione ISOPARAMETRICA; si tratta di trovare la trasposizione da naturale a reale!

Elementi isoparametrici

Continuando lo schema precedente:

(x, y, z)

$x_2 - x_1 = l$

(ξ, η, ζ)

s. di schema → *coordinata reale*

deve valere che

$$\frac{l_1}{l} + \frac{l_2}{l} = 1$$

$$x = \sum_{i=1}^2 m_i(\xi) x_i \rightarrow x = m_1(\xi) x_1 + m_2(\xi) x_2$$

$$x = \frac{l_1}{l} x_1 + \frac{l_2}{l} x_2$$

Se il punto considerato è nel nodo 1, si fa in $x = x_1$ ($P \equiv 1$) $\rightarrow \frac{l_1}{l} = 1$, $\frac{l_2}{l} = 0$, se è nel nodo 2, $x = x_2$ ($P \equiv 2$), si fa $\frac{l_1}{l} = 0$, $\frac{l_2}{l} = 1$.

Qui noi possiamo usare un sistema di riferimento:

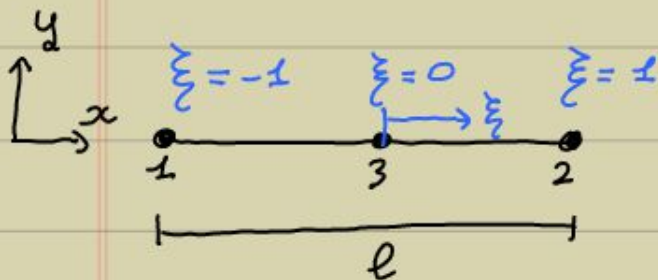
$$x = \sum_{i=1}^2 m_i(\xi) x_i$$

$$m_1(\xi) = (1 - \xi), \quad m_2(\xi) = \xi$$

Inoltre si nota che im $\xi = 0$, $x = \frac{1}{2}x_1 + \frac{1}{2}x_2$, e se $x_1 = 0$, $x_2 = l$ si ha esattamente $x = \frac{l}{2}$! Inoltre le funzioni di forma hanno sempre andamento lineare, con $m_1 = 1$, $m_2 = 0$ nel modo 1, e viceversa.

Con più di 2 nodi, ad esempio 3, possiamo rappresentare elementi CURVI!

• ELEMENTO A 3 NODI MONODIMENSIONALE



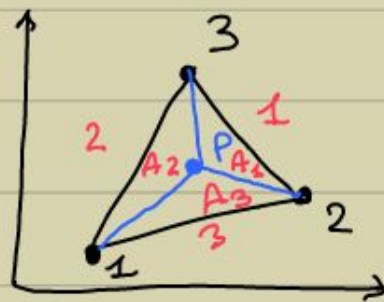
$$x = m_1 x_1 + m_2 x_2 + m_3 x_3$$

Come saranno le funzioni di forma?



a 1 o 2) NON c'è corrispondenza biunivoca, quindi non si può calcolare la rigidità. C'è un fattore detto PARAMETRO DI DISTORSIONE che rende imprecisa la simulazione.

• ELEMENTO A 3 NODI BIDIMENSIONALE



un punto P divide il triangolo in 3 aree! Le coordinate naturali sono riferite alle aree!

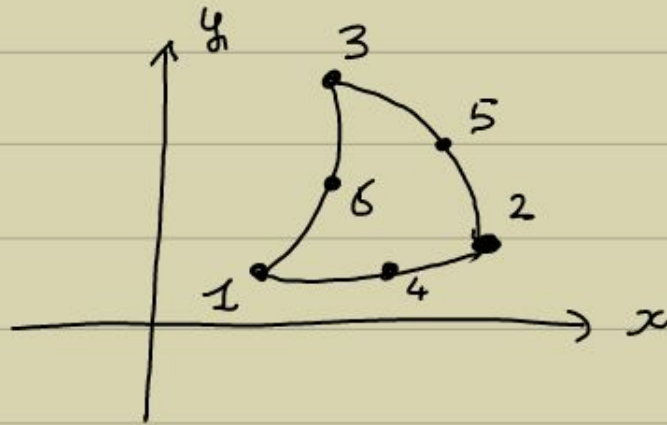
sono riferite alle aree!

$$L_1 = \frac{A_1}{A}, \quad L_2 = \frac{A_2}{A}, \quad L_3 = \frac{A_3}{A}, \quad L_1 + L_2 + L_3 = 1$$

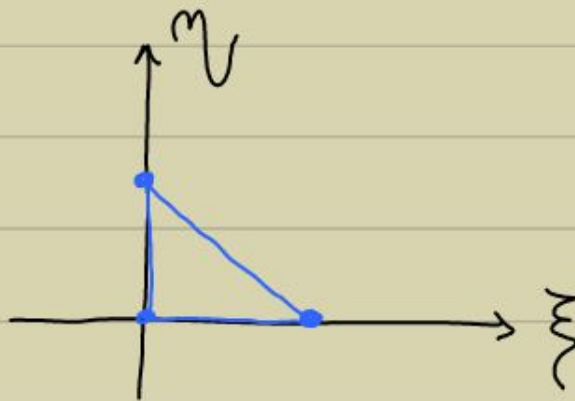
quindi la trasformazione sarà:

$$\begin{cases} x = L_1 x_1 + L_2 x_2 + L_3 x_3 \\ y = L_1 y_1 + L_2 y_2 + L_3 y_3 \end{cases} \quad \left\{ \begin{array}{l} x = \sum_{i=1}^m m_i \left(\xi_i \eta_i \right) x_i \\ y = \sum_{i=1}^m m_i \left(\xi_i \eta_i \right) y_i \end{array} \right.$$

Nello spazio naturale, qualsiasi triangolo sarà descritto da:



nel sistema naturale e' sempre il triangolo rettangolo, fiascele!



Vedere la deformata sul libro, con le relative funzioni di forma.

• ELEMENTO A 4 NODI BIDIMENSIONALE

