

# FINITE ELEMENT MODELING

08-05-2

È necessario fare un modello per usare gli elementi finiti

prova  $\rightarrow$  è necessario dimostrare che è stata progettata: prove  $\rightarrow$  sperimentali

Si possono fare anche dei calcoli + semplice, a mano (senza usare gli elementi finiti) nel campo biomedico  $\rightarrow$  geometrie complesse, non si può semplificare.

$\rightarrow$  ma anche i materiali sono complessi: osso corticale, spongioso

(si fanno processi di omogeneizzazione:  $\rightarrow$  distinzione fra corticale e spongioso, non ho direzioni preferenziali considerato omogeneo ed isotropo (lineare,  $\rightarrow$  non è vero))

$\rightarrow$  x semplificare, anche se non è così (es. spongioso = corticale + osso)

$\rightarrow$  le condizioni di carico sono complicate, deve analizzarsi a posteriori

SUI ELEMENTI FINITI:

• sono un' approssimazione numerica  $\rightarrow$  l' approssimazione può essere buona o povera (es. eq. elastiche, di Navier-Stokes)

$\rightarrow$  si divide in volumetri

1. PRE-PROCESSING: creare il modello

(strutturare la simmetrie per ridurre il calcolo  $\rightarrow$  + veloce)

2. DISCRETIZZARE: l'oggetto diventa il disegno una mesh  $\rightarrow$  insieme degli elementi

3. Applico forze esterne e i vincoli

4. RISOLTO

5. POST-PROCESSING

Per ogni elemento si guardano le equazioni che lo descrivono  $\rightarrow$  si trova la matrice di rigidezza

Fare bene la mesh: più fatta dove i gradienti sono più elevati, e più fine dove ci sono poche variazioni.

$\rightarrow$  la soluzione è conosciuta in tutto l'elemento, anche se solo approssimato

Differenze finite = ...

Multifisica = gestiscono diversi 'oggetti' (es. fluidodinamica, ...)

$\rightarrow$  lineare: scrivere la matrice ed invertirla  $\rightarrow$  è semplice (lungo, ma semplice).

$\rightarrow$  non lineare: trovare una soluzione iterativa (es. fino a quando l'errore è piccolo)

• materiale: non è elastico  $\rightarrow$   $\sigma$

Normalmente si ipotizza lineare, e poi si modifica dove ci sono gli errori maggiori

• geometriche: grandi  $\rightarrow$  si modificano  $\rightarrow$  non lineare (ci sono spostamenti e modifiche della struttura)

(è lineare se gli spostamenti sono trascurabili  $\rightarrow$  non si modifica lo strutt.)

$\rightarrow$  non bisogna dire nulla: si fa sempre lineare, poi si ripete di struttura di prima. se l'errore è  $>$  di quanto voluto itero finché

Lo struttura resistente è uguale a quella di partenza (1. fase dello stato dell'interazione di primo).

- di contatto : possono essere compenetrazioni → se non c'è : iterativo

Ogni dettaglio può essere ottenuto, usando mesh sufficientemente piccole (es. l'elemento rettangolare è migliore di quello triangolare; il quadrato è + potente del triangolo) (tetraedrico)

↳ le triangolare di mezzo sono costanti, non hanno variazioni → ma sono + focali da generare mesh con questi (è + complicato usare i parallelepipedi/quadrati in modo automatico) ↳ tipo exa.

• sono molti elementi

↳ a parità di forma è possibile aumentare i g.d.l. → aumento di nodi

(se aumentano i nodi e non varia il risultato → è probabile che la mesh sia giusta)

↳ aumento i nodi → aumento la potenza senza toccare la mesh

08-05-2012

È esadico e otto nodi può discretizzare campi di tensione lineari

dove ci sono concentrazioni di tensione bisogna raffinare.

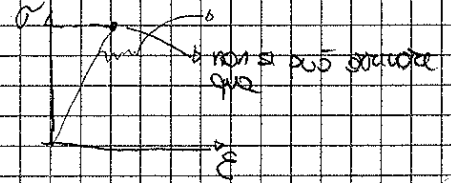
Spigolo vivo : in teoria c'è una tensione infinita (→ nella realtà ci sono come un rasoio) ↳ si evitano di evitare

↳ se si raffina la mesh, la tensione aumenta.

nelle realtà non avere un po' di arrotondamento c'è una tensione infinita

↳ il materiale è un po' duttile, e c'è una limitazione che riduce la tensione (se invece è fragile, si rompe subito)

su un materiale duttile, non si può superare il carico di snervamento né scorie e rilasciare le tensioni. ⇒ il modello lineare mi dà un risultato sbagliato



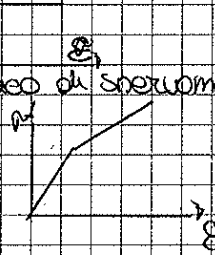
↳ bisogna passare al modello non lineare, si dà la curva del materiale

• COMPORTAMENTO ELASTO-PLASTICO IDEALE

bisogna sapere dagli il modulo elastico e carico di snervamento

• MODELLO ELASTO-PLASTICO IDEALE CON INCREMENTO

↳ se voglio vedere la rottura è + complicato



Lo scopo è identificare la MATRICE DI RIGIDEZZA dell'elemento : quale forza bisogna applicare per ottenere uno spostamento unitario.

I g.d.l. sono relativi ai nodi. 8 nodi con 3 g.d.l. l'uno → 24 g.d.l. ⇒ matrice di rigidità 24x24  
↳ il braccio è stato pensato con solo 3 g.d.l. : solo le traslazioni e non le rotazioni.

Il colosso matriciale (che è noto prima degli elementi finiti) ha solo 10

↳ altezza dei modelli implementando la teoria di de Saint-Venant → caso isotropico = caso periodico

isostatico = bilancio di eq. di equilibrio

iperstatico = eq. di elasticità → bilancio tenor conto dell'elasticità interna del materiale

↳ con le molle o gli elementi finiti non ci sono differenze (in ogni caso è struttura globale non si risolve in caso dinamico)

La differenza tra calcolo matriciale e FEM è il corretto → se molle sono uguali  
↳ astrazione matematica } per il caso  
↳ dal modello fisico, Saint-Venant. } coincidono

FEM: per ogni elemento si scrive una funzione polinomiale con gli stessi gdl

↳ per la meccanica dei solidi si risolve uno spostamento

ASTA → deformata (spostamento) parabolica

Anche l'elemento + semplice posto al risultato → è sufficiente mettere di più

↳ si ha la convergenza assicurata

Ogni elemento ha la sua matrice di rigidezza → si uniscono per ottenere una matrice della struttura.

C'è anche l'elemento asta → è una molla

Il problema di non linearità non si risolve aumentando gli elementi

PAGINA 21: leggere

$$\begin{matrix} \uparrow \\ \downarrow \\ \rightarrow \\ \leftarrow \end{matrix} \begin{matrix} F_1 \\ F_2 \\ F_3 \\ F_4 \end{matrix}$$

matrice di rigidezza 2x2

$$\begin{bmatrix} k_{11} & k_{12} \\ k_{21} & k_{22} \end{bmatrix}$$

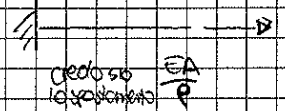
$$\begin{matrix} \uparrow \\ \downarrow \\ \rightarrow \\ \leftarrow \end{matrix} \begin{matrix} F_1 \\ F_2 \\ F_3 \\ F_4 \end{matrix}$$

matrice 4x4 → costruita come quello di prima  
(spostamento in m quando ho solo la forza/momento in m)

Il calcolo matriciale implementa in una struttura matriciale la teoria di de Saint-Venant

pag. 52 → matrice 12x12

Assione di vito = la struttura non si muove nel piano delle forze



$$\{F\} = [k] \{u\}$$

### CAPITOLO 3

Assemblando insieme gli elementi, ci sono sistemi di ref. locali per ogni elemento, tutti in un sistema di riferimento globale

Si passa da locale a globale con delle matrici di rotazione ( $[T]^T = [T]^{-1}$ )

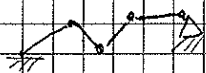
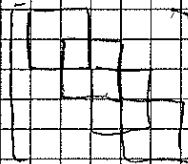
↳ si moltiplica ogni vettore/matrice per la matrice di rotazione

Le pressioni vengono suddivise nei nodi → si sposta tutto nei nodi → forze equivalenti

Per assemblare la matrice:

- congruenza degli spostamenti
- equilibrio delle forze

es. in caso in serie → matrice a bande



Quando abbiamo fatto il modello, il computer numerava i nodi cercando di ottenere una matrice a bande

Se conosco tutti gli spostamenti  $\leq$  voglio trovare le forze (o viceversa)  $\rightarrow$  invertire la matrice.

In realtà però conosco un po' di forze e un po' di spostamenti

1. Rotazione

2. Assembaggio  $\rightarrow$  la matrice di rigidità rimane quella

3. Imposizione dei vincoli

$\rightarrow$  impostando situazioni differenti di carico e vincolo studio situazioni diverse

La matrice di rigidità non dipende da carichi e vincoli

Se  $[K_{ee}]$  non è invertibile non si risolve il problema

• ho sottovincolato la struttura  $\rightarrow$  è labile  $\rightarrow$  non è invertibile

Le parti incognite possono essere divise in parti che ci interessano o no

$\rightarrow$  condensazione statica delle matrici di rigidità

Si nasconde cosa non ci interessa: vengono delle matrici più piccole, con solo i gdl che interessano

$\rightarrow$  non si usa perché è molto onerosa anche la condensazione  $\rightarrow$  si usa solo se la matrice condensata si usa più volte

## PARTE TERZA - CAPITOLO 1

30-05-2017

Calcolo matriciale  $\rightarrow$  si parte da una realtà fisica: de Saint Venant

Gli elementi finiti derivano dalle matrici di rigidità (che possono anche essere uguali o sopra) ma è completamente diverso.

FAMIGLIA DI ELEMENTI

• 1D: hanno solo la lunghezza

• 2D

• 3D

Non so come vanno gli spostamenti: utilizzo delle funzioni per approssimare

Procedimento

1. Identificare e descrivere l'elemento: che tipo (1D-2D-3D), quanti nodi ha, quanti gdl

2. Scegliere un opportuna funzione per approssimare il campo degli spostamenti di ogni punto

$\rightarrow$  proiezione o resistenza (versione)

o rigidità (...)

es. la parte d'arco è molto + rigida dell'asta

nel caso statico non possiamo risolvere strutture labili  $\rightarrow$  si possono risolvere nel caso dinamico (ci sono le forze d'inerzia)

$\rightarrow$  uso una funzione polinomiale di grado tale che riesca a calcolare tutti i gdl

3. Reggere il campo degli spostamenti dell'elemento e gli spostamenti nodali

INODI

$\rightarrow$  identificano i gdl, sono i punti d'interfaccia con il resto

Però voglio conoscere poi gli spostamenti di tutti i punti dell'elemento  $\rightarrow$  lo posso fare se conosco i nodi come si muovono

4. Scrivere le relazioni tra spostamenti e deformazioni

↳ differenziale: derivazione dei campi di spost

5. Integrazione il materiale: sapere il campo delle tensioni alle deformazioni

6. Ricavare una relazione tra carichi nodali e spostamenti nodali  $\rightarrow$  trovare la matrice di rigidezza

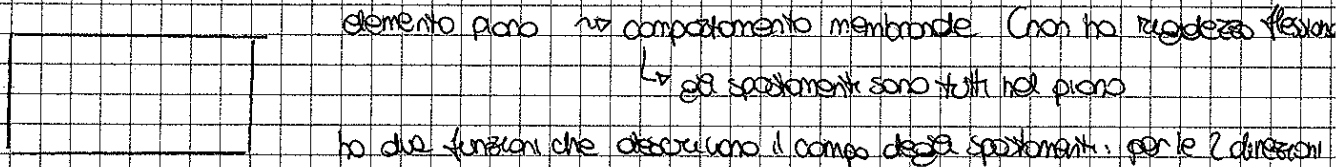
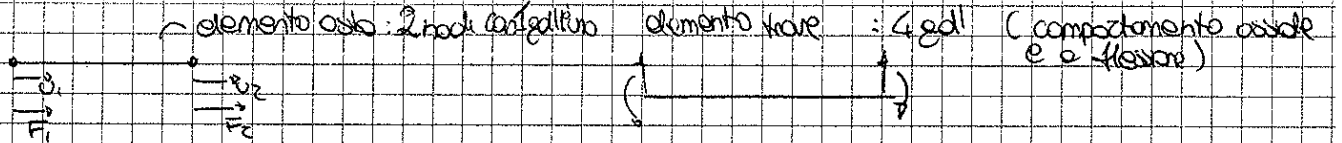
↳ è un approccio energetico con solo la parte statica

7. Scrivere le relazioni tra il campo delle tensioni dell'elemento e gli spostamenti nodali.

Formulazione isoparametrica  $\rightarrow$  gli elementi sono a distorsione nulla  $\rightarrow$  fare elementi dist

1.  $\delta \rightarrow$  campo di spostamenti  $\rightarrow$  è una funzione

$\{u_i, v_i, w_i\}$  e  $\{F_x, F_y, F_z\}$   $\rightarrow$  spostamenti dei nodi } sono dei vettori con dimensione pari a  
 $\rightarrow$  forze applicate nei nodi } g.d.l.  $\times$  n° nodi



$\rightarrow$  se identico 4 g.d.l. suppongo che è l'elemento rigido a quello spostamento

Gli elementi triangolari sono 1 + forze  $\rightarrow$  3a mesh si fa sempre

[manca la rotazione rispetto all'asse z  $\rightarrow$  problema dello shell]

Il brick tipico non regisce alle rotazioni, solo gli spostamenti  $\rightarrow$  24 g.d.l.

Il tetraedro ha solo 12 g.d.l.  $\rightarrow$  ha solo 4 parametri per ogni direzione  $\rightarrow$  funzione lineare  
 $u = k_1 + k_2x + k_3y + k_4z$

Più nodi abbiamo e più la funzione è complicata  $\rightarrow$  non mette i nodi solo negli spigoli, ma ad es. anche a metà dei segmenti, o al centro delle facce.  $\Rightarrow$  + nodi ha, + ha possibilità di deformare in modo strano.

2° continuo può deformarsi in  $\infty$  modi  $\rightarrow$  con 2 e 4 mettiamo dei vincoli  $\rightarrow$  + rigido della realtà

1D campo degli spostamenti solo assiale

$$u(x) = d_1 + d_2 \cdot x$$

↳ spesso conviene mettere elementi + potenti (con + nodi) che più elementi semplici: ha un' approssimazione migliore

un caso normale ha un'ondamento lineare delle deformazioni.

Se abbiamo esattamente la funzione, tutti gli spostamenti nodali possiamo calcolare quelli di tutto l'elemento  $\rightarrow$  funzioni di forma

(deformazioni costanti  $\rightarrow$  spostamenti lineari)

3) Dati gli spostamenti nodali calcolare la funzione ( $d_1, d_2$ )

$$\{d\} = [A]^{-1} \{f\}$$

↳ trova i coefficienti

matrice delle funzioni di forma:  $[f(x_i)] [A]^{-1}$

tutti precede le funzioni di forma x gli spostamenti nodali  $\Rightarrow$  spostamenti

↳ tutti gli elementi finiti sono considerabili funzioni di forma

4) legare il campo delle deformazioni al campo degli spostamenti

es:  $\epsilon_x = \frac{du}{dx}$   $\rightarrow$  descrive una deformazione costante (spostamento lineare)

$$\rightarrow \epsilon_x = d_2$$

$$\epsilon(x) = [B] \{d\} = \left[ -\frac{1}{L} \quad \frac{1}{L} \right] \begin{Bmatrix} u_1 \\ u_2 \end{Bmatrix} = -\frac{u_1}{L} + \frac{u_2}{L} = \frac{u_2 - u_1}{L}$$

5) dalle deformazioni vogliamo calcolare le tensioni  $\rightarrow$  interviene B legge costitutiva del materiale

↳ matrice di elasticità

$$\epsilon_1 = \frac{1}{E} (\sigma_1 - \nu (\sigma_2 + \sigma_3))$$

$$\gamma_{12} = \frac{\tau_{12}}{G}$$

$$\epsilon_2 = \frac{1}{E} (\sigma_2 - \nu (\sigma_1 + \sigma_3))$$

$$\gamma_{23} = \frac{\tau_{23}}{G}$$

$$\epsilon_3 = \frac{1}{E} (\sigma_3 - \nu (\sigma_1 + \sigma_2))$$

$$\gamma_{13} = \frac{\tau_{13}}{G}$$

$$\{ \epsilon \} = [B] \{ d \}$$

↳ matrice 6x6

$$\begin{bmatrix} \frac{1}{E} & -\frac{\nu}{E} & -\frac{\nu}{E} & 0 & 0 & 0 \\ -\frac{\nu}{E} & \frac{1}{E} & -\frac{\nu}{E} & 0 & 0 & 0 \\ -\frac{\nu}{E} & -\frac{\nu}{E} & \frac{1}{E} & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & \frac{1}{G} & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & \frac{1}{G} & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & \frac{1}{G} \end{bmatrix}$$

per l' caso piano  $\epsilon_1 = \frac{1}{E} \sigma_1$

↳ se il materiale è isotropo

Possono esistere delle tensioni interne non equilibrate, e deformazioni senza forze esterne (deformazioni interne)

6) che forze ci vanno per causare gli spostamenti nodali

(da equazioni virtuali)

↳ principio energetico: due forze a vanno per causare quello stato di deformazione

il software ha già tutte le matrici di rigidezza per i vari elementi

PLV: struttura in cui ho spostamenti equilibrati da forze (introduco degli spostamenti virtuali)

$\rightarrow$  il lavoro forze esterne deve essere uguale a quello delle forze interne

↳ forze che agiscono su

↳ il problema è integrare il lavoro interno

Si risolve in un'integrazione estesa al volume  $\Rightarrow$  si trova la matrice di rigidezza

$\rightarrow$  spostamenti virtuali

$$\text{il lavoro esterno vale } L_{est} = \{f\}^T \{d\}$$

↳ le forze esistono già

$$\{f\} = [D] [B] \{d\}$$

per l' caso è facile perché le 3 matrici sono costanti  $\rightarrow$  integrazione di linea

Funzione parabolica  $\rightarrow$  3 parametri - 3 gdl  $\rightarrow$   $\mathcal{C}$  deformato varia linearmente  
 I gdl dei nodi sono gdl traslazionali (vedi elemento asta)

ELEMENTO TRAVE (117)

elemento snell  $\rightarrow$  ha 2 nodi e 2 gdl per nodo : ha 4 gdl

$$= a_1 + a_2 x + a_3 x^2 + a_4 x^3$$

(ha 4 parametri)

Condano più  $\mathcal{C}$  def. a flessione :  $\mathcal{C}$  trave ha lunghezza  $\Rightarrow$  della sezione  
 $\rightarrow$   $\mathcal{C}$  def. di taglio sono trascurabili

Lavoro sulle grandezze integrate ( $\mathcal{C}$  rotazione  $\mathcal{C}$  derivato dello spostamento)

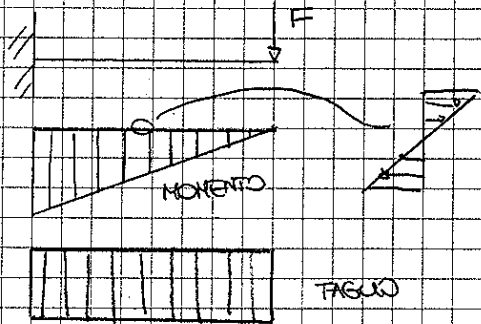
La trave di Timoshenko tiene invece conto delle def. di taglio  
 (viene messo in evidenza il contributo dello scorcimento a taglio)

PAG. 118-119

- 1) moto rigido dell'elemento lungo y
- 2) rotazione
- 3)  $\mathcal{C}$  def. campo degli spostamenti dell'elemento e campo degli spostamenti <sup>nodali</sup> V
- 4)  $\mathcal{C}$  def. campo delle deformazioni dell'elemento e campo degli spostamenti

PAG. 122-123

DEFORMAZIONE TRAVE INFLESSA



$x$  : lungo e' asse della trave

De Saint-Venant : valido lontano dagli incastri  
 e sempre una discontinuita' di  
 $\rightarrow$  devo aggiungere una dimensione

Curvatura locale  $\rightarrow$  studia quando  $\mathcal{C}$  curvatura e' proporzionale al momento in quel punto  
 $\rightarrow$  varia linearmente con x

La matrice di rigidezza vale :  $[D] = [EJ]$

ELEMENTO PIANO A 4 NODI (143)

es. pannello  $\rightarrow$  a flessione non ha rigidezza  $\rightarrow$  e' solo curvato nel piano  
 Elemento a 8 gdl

Le funzioni di approssimazione più convenienti per gli spostamenti u e v sono:

$$u = a_1 + a_2 x + a_3 y + a_4 xy \quad (152)$$

$$v = a_5 + a_6 x + a_7 y + a_8 xy \quad (153-153)$$

A due spostamenti nel piano corrispondono 3 deformazioni:  $\epsilon_x, \epsilon_y, \delta_{xy}$   
 •  $\epsilon_x$  e' costante con y e varia linearmente con x.  
 •  $\epsilon_y$  e' costante con x e varia linearmente con y.

## ELEMENTO PIANO A 3 NODI pag 170-171

Le spostamenti devono essere continui, ma non necessariamente le deformazioni

L'elemento quadrato vede solo def. costanti

Sui nodi ha errori maggiori (fig 6.4 pag 171)

Il diagramma lineare della deformazione risulta approssimato a scacini

Il diagramma a scacini interseca il diagramma lineare a valori dell'ascissa  $x$  che corrispondono alle frazioni dei baricentri dei vari elementi.

In generale, non c'è continuità nel campo delle deformazioni tra elementi contigui  $\rightarrow$  i valori calcolati in corrispondenza del baricentro dell'elemento sono quelli che meglio individuano il valore esatto.