

بارم بندی:

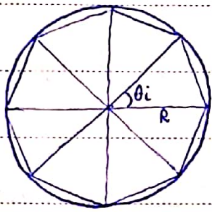
کلیه فرمات افهوه به لغت نیست -0.25

(A₄) تاین درینا برنوس 5 نوره 1

پر دونه: مخالف 2 نوره

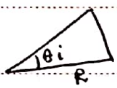
دیان ترم درسه 4-5 نوره

پایان ترم 6-8 نوره



شکل 3: محاسبه مساحت دایره به کمک مثلث

$$A_i = \frac{1}{2} R^2 \sin \theta_i \quad A = \sum_{i=1}^n A_i = \frac{1}{2} R^2 \sum_{i=1}^n \sin \theta_i = \frac{1}{2} R^2 \sum_{i=1}^n \sin \frac{2\pi}{n} = \pi R^2$$



این زاویه برابر با θ_i است $\Rightarrow \theta_i = \frac{2\pi}{n}$

نرم افزارها:

ANSYS	→ General	pre / post / solver
MSC: NASTRAN	→ سازه ای، حرارتی، ارتعاشی	solver
ABAQUS	→ " " " " " " " " " "	pre / post / solver
LS DYNA	→ ضربه، انفجار، بسیم سازی، لرزه، تغییر دگر	solver
MSC: DYTRAN	→ " " " " " " " " " "	solver
MSC: PATRAN	→ درک سازی، خواندن نتایج	pre / post
Hyper Mesh	→ pre process	pre / post

سابع:

- ✓ A first course infinite element method, Logan
- ✓ Introduction to Finite element Analysis using MATLAB and Abaqus, Amar Khe nnane

Subject:
Date:

انواع روش های حل مسئله:

۱- روش تست (مثلاً بر ۲- روش Final element (خوبه) ۳-

اهداف درس:

۱- مقدمه ای بر امکان محدود ۲- آشنایی با امکان های مختلف (المانها Bar, Beam,) ۳- نحوه بدست آوردن

ماتریس سختی امکانهای مورد نیاز ۴- نحوه اسمبل کردن ماتریس سختی و حمل مسئله ۵- آشنایی با کاربردهای

المان Bar ۲- آشنایی با نرم افزار Abaqus (در حد تکمیل سازه ای، امکانهای Bar, Beam,) (تنش منحنی ای، کرنش منحنی ای، تقارن محوری)

مقدمه ای بر جبر ماتریسی:

$$\begin{cases} a_{11}x_1 + a_{12}x_2 + \dots + a_{1n}x_n = b_1 \\ a_{21}x_1 + a_{22}x_2 + \dots + a_{2n}x_n = b_2 \\ \vdots \\ a_{n1}x_1 + a_{n2}x_2 + \dots + a_{nn}x_n = b_n \end{cases} \Rightarrow \text{مجموعه معادلات خطی} \Rightarrow \text{مجهولات } x_1, x_2, x_3, \dots, x_n$$

$$AX = b$$

(دایره ای بردار)

$$A = \begin{bmatrix} a_{11} & a_{12} & \dots & a_{1n} \\ a_{21} & a_{22} & \dots & a_{2n} \\ \vdots & \vdots & \ddots & \vdots \\ a_{n1} & a_{n2} & \dots & a_{nn} \end{bmatrix}_{n \times n} \quad \text{(دایره ای ماتریس)}$$

$$X = \begin{bmatrix} x_1 \\ x_2 \\ \vdots \\ x_n \end{bmatrix}_{n \times 1}$$

$$b = \begin{bmatrix} b_1 \\ b_2 \\ \vdots \\ b_n \end{bmatrix}_{n \times 1}$$

تعریف بردار سطری: $v = [v_1 \quad v_2 \quad v_3]$

تعریف بردار ستونی: $w = \begin{bmatrix} w_1 \\ w_2 \\ w_3 \end{bmatrix}$

جمع ماتریس ۳ در ۳ بردار باید یک جمع می شوند ۴ اندازه یا سائز برابر می داشته باشند

۲. B و A برابر با سائین برابر ۲

ستون سطر
 $A_{m \times n}$ ، $B_{m \times n}$

$$C = A + B_{m \times n} \quad * \quad C_{ij} = A_{ij} + B_{ij} *$$

$$A = \begin{bmatrix} 1 & 3 \\ 2 & 5 \end{bmatrix}$$

$$B = \begin{bmatrix} 3 & 7 \\ 6 & 2 \end{bmatrix}$$

$$C = A + B = \begin{bmatrix} 4 & 10 \\ 8 & 7 \end{bmatrix}$$

$$D = A - B = \begin{bmatrix} -2 & -4 \\ -4 & 3 \end{bmatrix}$$

$$D_{m \times n} = A_{m \times n} - B_{m \times n}$$

$$D_{ij} = A_{ij} - B_{ij}$$

$$\lambda A = [\lambda a_{ij}]$$

if $\lambda = 3$ $\lambda A = \begin{bmatrix} 3 & 9 \\ 6 & 15 \end{bmatrix}$

ضرب اسکالر ۳

$$A_{l \times m} \quad B_{m \times n}$$

$$C = AB_{l \times n} \neq BA$$

ضرب ماتریسی ۴

$$C_{ij} = \sum_{k=1}^m a_{ik} b_{kj}$$

$$(AB)C = A(BC)$$

تبادل قانون صحیح ۵ ✓

if $A = \begin{bmatrix} 1 & 2 \\ 3 & 0 \\ 2 & 5 \end{bmatrix}_{3 \times 2}$

$$B = \begin{bmatrix} 3 & 1 \\ 4 & 3 \end{bmatrix}_{2 \times 2}$$

$$C = AB = ?$$

$$C = \begin{bmatrix} 11 & 7 \\ 9 & 3 \\ 26 & 17 \end{bmatrix}_{3 \times 2}$$

$$c_{11} = \sum_{k=1}^2 a_{1k} b_{k1} \Rightarrow c_{11} = a_{11}b_{11} + a_{12}b_{21} = 1 \times 3 + 2 \times 4 = 11$$

Transpose of Matrix

تبادل ۸

$$A = [a_{ij}]$$

$$A^T = [a_{ji}]$$

جای سطر و ستون در عوض می شود

A در بالا

$$A^T = \begin{bmatrix} 1 & 3 & 2 \\ 2 & 0 & 5 \end{bmatrix}$$

$$\Rightarrow * (AB)^T = B^T A^T *$$

$$[a_{ij}] = [a_{ji}]$$

$$A = A^T$$

نقطه A در ماتریس متقارن ۹

ماتریس وارثه: اعداد روی قطب اصلی 1 و بقیه 0 دارند.

$$I = \begin{bmatrix} 1 & 0 & 0 \\ 0 & 1 & 0 \\ 0 & 0 & 1 \end{bmatrix}_{n \times n}$$

بردار $\Rightarrow AI = A$ ماتریس $IX = X$

دترمینان ماتریس: برای ماتریس های مربعی تعریف می شود

$$\det A = |A|$$

if $n \times n = 2 \times 2 \Rightarrow A = \begin{bmatrix} a & b \\ c & d \end{bmatrix} \Rightarrow \det A = ad - bc$

if $n \times n = 3 \times 3 \Rightarrow$

$$A = \begin{bmatrix} a_{11} & a_{12} & a_{13} \\ a_{21} & a_{22} & a_{23} \\ a_{31} & a_{32} & a_{33} \end{bmatrix} \Rightarrow \det A = a_{11}a_{22}a_{33} + a_{12}a_{23}a_{31} + a_{13}a_{21}a_{32} - a_{13}a_{22}a_{31} - a_{12}a_{21}a_{33} - a_{23}a_{32}a_{11}$$

singular matrix

$\Rightarrow A$ 3x3 ماتریس مربعی است. if $\det A = 0, |A| = 0 \rightarrow A$ is singular matrix

مقلوس یک ماتریس:

$$\det A = |A| \neq 0$$

$A^{-1} \Rightarrow$ مقلوس ماتریس

$$AA^{-1} = A^{-1}A = I$$

$C =$ Cofactor Matrix

$$C_{ij} = (-1)^{i+j} |M_{(ij)}|$$

* ماتریس به از حذف سطر نام و ستون نام M_{ij}
ماتریس A بدست می آید.

$$A = \begin{bmatrix} 1 & 2 & 3 \\ 5 & 4 & 3 \\ 2 & 1 & 0 \end{bmatrix}$$

$$M_{12} = \begin{bmatrix} 5 & 3 \\ 2 & 0 \end{bmatrix}$$



$$C_{12} = (-1)^3 \det M_{12} = 6$$

$$C_{11} = -3$$

* $A^{-1} = \frac{1}{\det A} \cdot C^T$ * if $A = \begin{bmatrix} 1 & 3 \\ 4 & 2 \end{bmatrix} \rightarrow \det A = -10$

$M_{11} = 2$ $C_{11} = (-1)^2 \cdot 2 = 2$ $C_{22} = 1$ $C_{12} = -4$ $C_{21} = -3$

$C = \begin{bmatrix} 2 & -4 \\ -3 & 1 \end{bmatrix} \Rightarrow A^{-1} = \frac{1}{|A|} C^T \Rightarrow C^T = \begin{bmatrix} 2 & -3 \\ -4 & 1 \end{bmatrix} \Rightarrow A^{-1} = -\frac{1}{10} \begin{bmatrix} 2 & -3 \\ -4 & 1 \end{bmatrix}$

* $AA^{-1} = I$ *

$AA^{-1} = -\frac{1}{10} \begin{bmatrix} 1 & 3 \\ 4 & 2 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} 2 & -3 \\ -4 & 1 \end{bmatrix} = -\frac{1}{10} \begin{bmatrix} -10 & 0 \\ 0 & -10 \end{bmatrix} = I$

$AX = b \Rightarrow X = A^{-1}b$ * برای سیستم های خطی

تقسیم مشتق دانتگرال از ماتریس

$A(t) = [a_{ij}(t)] \quad \frac{d}{dt} A(t) = \left[\frac{d}{dt} a_{ij}(t) \right]$

از هر دو به مشتق دانتگرال نسبت به t می گیریم

$\int A(t) dt = \left[\int a_{ij}(t) dt \right]$

$A(t) = \begin{bmatrix} t & t^2 \\ t+1 & \sin t \end{bmatrix} \quad \frac{d}{dt} A(t) = \begin{bmatrix} 1 & 2t \\ 1 & \cos t \end{bmatrix} \quad \int A(t) dt = \begin{bmatrix} \frac{t^2}{2} + C_1 & \frac{t^3}{3} + C_2 \\ \frac{t^2}{2} + t + C_3 & -\cos t + C_4 \end{bmatrix}$

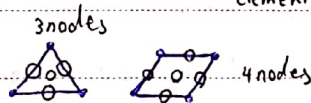
برای سازه

spring, truss, bar, beam, pipe

new انواع المان های اجزاء محدود

(2 nodes) node ← (1D) این نوعی یک بعدی

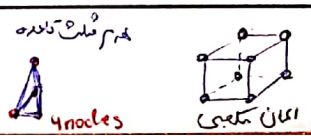
element



(2D) این نوعی دو بعدی (plane element)

شکل های مختلف از اجزای سازه ای و تقارن محوری shell, plate, غشاء

(3D) این نوعی سه بعدی

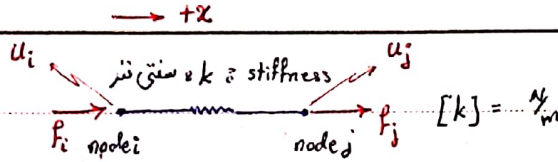


(solid element) 8 nodes → minimum

Subject:

Date:

spring element:



i, j : nodes → two nodes

u_i, u_j : nodal displacement (mm, mm, in)

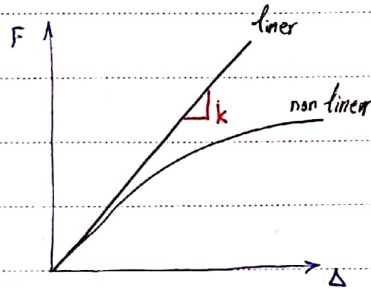
P_i, P_j : nodal force (N, lb)

k : spring constant (stiffness) ($\frac{N}{mm}, \frac{lb}{mm}, \frac{lb}{in}$)

نسبت فنر / سختی فنر

نسبت فنر
 $F = k \Delta$

$$\Delta = u_j - u_i$$

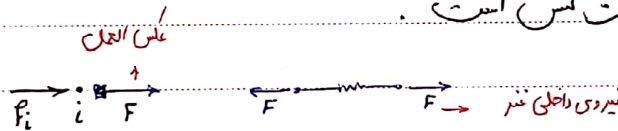


تعریف k : مقدار نیروی لازم جهت

جابجایی فنر به اندازه واحد

At node i:

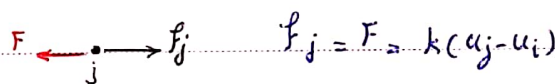
درجه آزادی



$$P_i + F = 0 \quad P_i = -F = -k(u_j - u_i)$$

At node j:

درجه آزادی



$$P_j = F = k(u_j - u_i)$$

$$\Rightarrow \begin{cases} P_i = -k(u_j - u_i) \\ P_j = k(u_j - u_i) \end{cases}$$

$$\begin{bmatrix} k & -k \\ -k & k \end{bmatrix} \begin{bmatrix} u_i \\ u_j \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} P_i \\ P_j \end{bmatrix}$$

$$k u = P$$

ماتریس سختی فنر

بردار جابجایی

بردار نیروهای خارجی

توجه: ماتریس سختی (۲x۲)

stiffness matrix (مقادیر است همیشه) خواص بانس

$n \times n$ ماتریس سختی

Displacement vector

$n \times 1$ بردار جابجایی

Force vector

$n \times 1$ بردار نیروهای خارجی

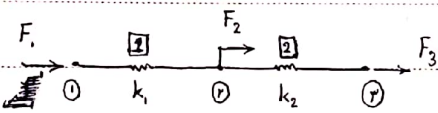
خواص ماتریس سختی: ۱. متقارن است. ۲. singular است (برای یک فنر - $F_i = F_j$ به همین دلیل است) (به تعداد معادلات بسیم هم هستند) - ماتریس singular است.



$$1 \times 10^3 \begin{bmatrix} 1 & -1 \\ -1 & 1 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} u_i \\ u_j \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} F_i \\ F_j \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 0 \\ 10 \end{bmatrix}$$

$$-u_j \times 10^3 = F_i$$

$$u_j \times 10^3 = 10 \Rightarrow F_i = -10$$



مثال: یک سیستم متشکل از ۲ فنر و ۳ ماتریس سختی سیستم ۳ در ۲. نیروی اعمالی به نود یکی از این m F_i^m

نیت محلی (global)	نیت محلی
شماره نودهای	نیت محلی
المان فنر از ۲	
محاسبه	

نود ۱: $F_1, u_1 = u_1$ (نیت محلی)

$$\begin{bmatrix} k_1 & -k_1 \\ -k_1 & k_1 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} u_1 \\ u_2 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} F_1^1 \\ F_2^1 \end{bmatrix}$$

نود ۲: $F_2, u_2 = u_2$ (نیت محلی)

$$\begin{bmatrix} k_2 & -k_2 \\ -k_2 & k_2 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} u_2 \\ u_3 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} F_2^2 \\ F_3^2 \end{bmatrix}$$

۱ برای فنر ۱

$$\begin{bmatrix} k_1 & -k_1 & 0 \\ -k_1 & k_1 & 0 \\ 0 & 0 & 0 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} u_1 \\ u_2 \\ u_3 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} F_1^1 \\ F_2^1 \\ 0 \end{bmatrix}$$

مسترد است -> node 2

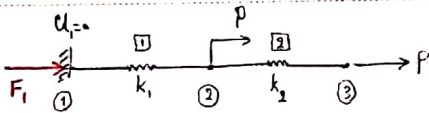
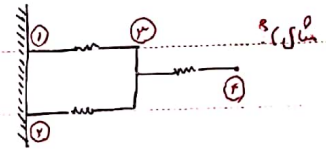
$$\begin{bmatrix} k_1 & -k_1 & 0 \\ -k_1 & k_1+k_2 & -k_2 \\ 0 & -k_2 & k_2 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} u_1 \\ u_2 \\ u_3 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} F_1^1 \\ F_2^1 + F_2^2 \\ F_3^2 \end{bmatrix}$$

۲ برای فنر ۲

$$\begin{bmatrix} 0 & 0 & 0 \\ 0 & k_2 & -k_2 \\ 0 & -k_2 & k_2 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} u_1 \\ u_2 \\ u_3 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 0 \\ F_2^2 \\ F_3^2 \end{bmatrix}$$

(stiffness matrix sys)

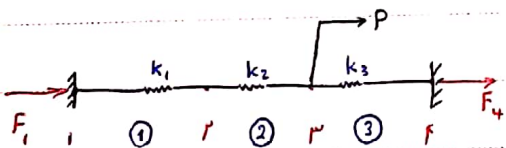
* یکی به همزاری با 4 و یکی به همزاری با 2 و همزاری با 3 ؟



$$\begin{bmatrix} k_1 & -k_1 & 0 \\ -k_1 & k_1+k_2 & -k_2 \\ 0 & -k_2 & k_2 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} u_1 \\ u_2 \\ u_3 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 0 \\ P \\ P \end{bmatrix} \Rightarrow \begin{cases} -k_1 u_2 = F_1 \\ (k_1+k_2)u_2 - k_2 u_3 = P \\ -k_2 u_2 + k_2 u_3 = P \end{cases}$$

$$\begin{bmatrix} k_1+k_2 & -k_2 \\ -k_2 & k_2 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} u_2 \\ u_3 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} P \\ P \end{bmatrix} \Rightarrow \begin{bmatrix} u_2 \\ u_3 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} k_1+k_2 & -k_2 \\ -k_2 & k_2 \end{bmatrix}^{-1} \begin{bmatrix} P \\ P \end{bmatrix}$$

$$\Rightarrow \begin{bmatrix} u_2 \\ u_3 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} \frac{2P}{k_1} \\ \frac{2P}{k_1} + \frac{P}{k_2} \end{bmatrix}$$



$k_1 = 100 \frac{N}{mm}$ $k_2 = 200 \frac{N}{mm}$ $k_3 = 100 \frac{N}{mm}$ $P = 500 \text{ N}$

از شرط همزاری: $u_1 = u_2 = 0$

$$k_1 = \begin{bmatrix} 1 & 2 \\ 2 & 1 \end{bmatrix} \frac{N}{mm}$$

$$k_2 = \begin{bmatrix} 2 & 3 \\ 3 & 2 \end{bmatrix} \frac{N}{mm}$$

ca ماتریس سختی کلی (k global)

b $u_3 = ?$, $u_2 = ?$

$$k_3 = \begin{bmatrix} 3 & 4 \\ 4 & 3 \end{bmatrix} \frac{N}{mm}$$

c $F_4 = ?$; $F_1 = ?$

d بردار درجه آزادی

$$k_{global} = \begin{bmatrix} 1 & 2 & 3 & 4 \\ 1 & 100 & -100 & 0 & 0 \\ 2 & -100 & 100+200 & -200 & 0 \\ 3 & 0 & -200 & 100+100 & -100 \\ 4 & 0 & 0 & -100 & 100 \end{bmatrix}_{4 \times 4}$$

$$k_g = \begin{bmatrix} 100 & -100 & 0 & 0 \\ -100 & 200 & -200 & 0 \\ 0 & -200 & 200 & -100 \\ 0 & 0 & -100 & 100 \end{bmatrix} \text{ N/mm}$$

$$kU = F$$

$$U = \begin{bmatrix} u_1 \\ u_2 \\ u_3 \\ u_4 \end{bmatrix}_{4 \times 1}$$

$$F = \begin{bmatrix} F_1 \\ F_2 \\ F_3 \\ F_4 \end{bmatrix}_{4 \times 1}$$

$$\begin{bmatrix} 100 & -100 & 0 & 0 \\ -100 & 300 & -200 & 0 \\ 0 & -200 & 300 & -100 \\ 0 & 0 & -100 & 100 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} u_1 \\ u_2 \\ u_3 \\ u_4 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} F_1 \\ F_2 \\ F_3 \\ F_4 \end{bmatrix}$$

$F_2 = 500$
 $F_3 = 500$

$$A \begin{bmatrix} u_2 \\ u_3 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 0 \\ 500 \end{bmatrix}$$

$$\begin{bmatrix} 300 & -200 \\ -200 & 300 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} u_2 \\ u_3 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 0 \\ 500 \end{bmatrix}$$

$$A^{-1} = \frac{1}{90000 - 40000} \begin{bmatrix} 300 & 200 \\ 200 & 300 \end{bmatrix} = \frac{1}{50000} \begin{bmatrix} 300 & 200 \\ 200 & 300 \end{bmatrix}$$

$$\begin{bmatrix} u_2 \\ u_3 \end{bmatrix} = \frac{1}{50000} \begin{bmatrix} 3 & 2 \\ 2 & 3 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} 0 \\ 500 \end{bmatrix} = ?$$

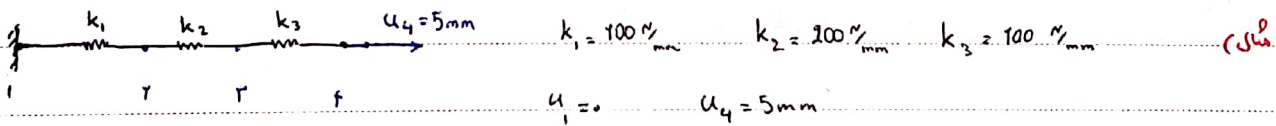
$$u_2 = 2 \text{ mm} \rightarrow F_1 = -200 \text{ N} \quad \begin{cases} -100u_2 = F_1 \\ -100u_3 = F_4 \end{cases}$$

$$u_3 = 3 \text{ mm} \rightarrow F_4 = -300 \text{ N}$$

قوت

$$F_2 = k(u_2 - u_1) = 200(3 - 2) = 200 \text{ N}$$

نیروی رفتاری



تعداد این های با هم که در شرط دینامی است ← نکته قابل توجه: اعمال شرط دینامی

$$\begin{bmatrix} 100 & -100 & 0 & 0 \\ -100 & 300 & -200 & 0 \\ 0 & -200 & 300 & -100 \\ 0 & 0 & -100 & 100 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} u_1 \\ u_2 \\ u_3 \\ u_4 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} F_1 \\ F_2 \\ F_3 \\ F_4 \end{bmatrix}$$

$$\Rightarrow -100u_2 = F_1$$

$$\begin{bmatrix} 300 & -200 & 0 \\ -200 & 300 & -100 \\ 0 & -100 & 100 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} u_2 \\ u_3 \\ u_4 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 0 \\ 0 \\ F_4 \end{bmatrix}$$

این ۲، ۳ و ۴ تعریف تغییر شکل

$$\begin{bmatrix} 300 & 0 & 0 \\ 0 & 200 & 0 \\ 0 & 0 & -100 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} u_2 \\ u_3 \\ -f_4 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 0 \\ 0 \\ -500 \end{bmatrix}$$

تبدیل این
میشه کرد

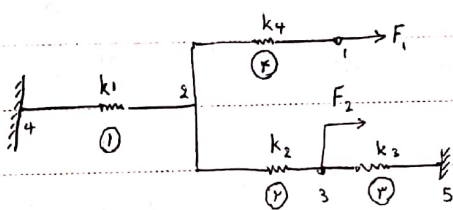
$$\begin{aligned} -100 u_3 + 500 &= f_4 \\ -f_4 - 100 u_3 &= -500 \quad (\text{بعداً استاد این میره}) \end{aligned}$$

$$300 u_2 - 200 u_3 = 0 \quad u_3 = \text{(mm)}, u_2 = \text{(mm)}$$

$$-200 u_2 + 300 u_3 = 500$$

$$-100 u_3 + 500 = f_4$$

$$\Rightarrow f_4 = 500 - 100 u_3 = 200 \text{ N}$$



Element	node i	node j
1	4	2
2	2	3
3	3	5
4	2	1

$$k_1 = \begin{bmatrix} k_1 & -k_1 \\ -k_1 & k_1 \end{bmatrix}$$

$$k_2 = \begin{bmatrix} k_2 & -k_2 \\ -k_2 & k_2 \end{bmatrix}$$

شماره نود (نره) در محقات کلی (local) }
ژنده

$$k_3 = \begin{bmatrix} k_3 & -k_3 \\ -k_3 & k_3 \end{bmatrix}$$

$$k_4 = \begin{bmatrix} k_4 & -k_4 \\ -k_4 & k_4 \end{bmatrix}$$

$$k_{\text{global}} = 5 \times 5$$

$$k_{\text{global}} = \begin{bmatrix} k_4 & -k_4 & 0 & 0 & 0 \\ -k_4 & (k_1 + k_2 + k_4) & -k_2 & -k_1 & 0 \\ 0 & -k_2 & (k_3 + k_2) & 0 & -k_3 \\ 0 & -k_1 & 0 & k_1 & 0 \\ 0 & 0 & -k_3 & 0 & k_3 \end{bmatrix}_{5 \times 5}$$

باند است - bounded

محکم باند تر باشد بهتر است

باند یعنی پارامترهای صغیر اور

تراز نظر اصلی باشد و پارامترهای

صغیر صغیر نزدیک به قطر اصلی باشد

Bar element

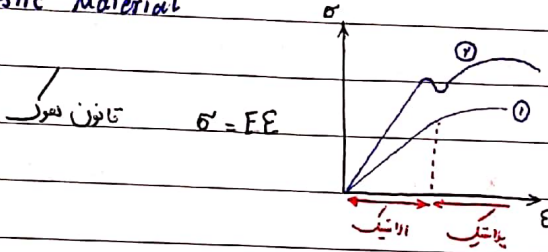
ر. الما باره

1) small deformation

فرضیات و

2) Elastic Material

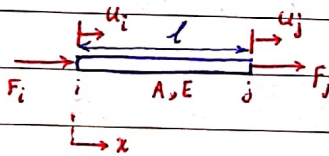
1) تغییر شکل مکانی کوچک
2) مواد فقط در ناحیه خطی اند و الاستیک اند و قانون هکبر



3) static load

3 بار استاتیکی

Bar elements



A: مساحت مقطع سطح (m², mm²)

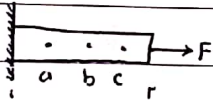
E: مدول یانگ (N/m², N/mm²)

l: طول المان

u(x): جابجایی در طول المان

epsilon = epsilon(x): کرنش strain

sigma = sigma(x): تنش stress



u₁ = 0

u₂ = 5

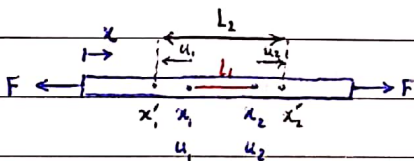
بین منتهی د 5 → u_a < u_b < u_c ← هر چقدر از منتهی د دور

$$\epsilon = \frac{\Delta u}{\Delta x} = \frac{du}{dx}$$

رابطه کرنش جابجایی

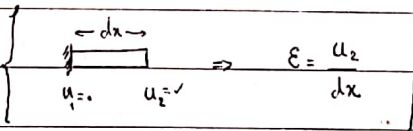
$$\sigma = E \epsilon$$

رابطه تنش کرنش

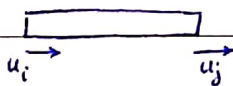


$$\Delta u = u_2 - (-u_1) = u_2 + u_1 = l_2 - l_1$$

$$\epsilon = \frac{u_2 + u_1}{l}$$



ماتریس سختی المان



نرخ نیروی بین جابجایی بین نودهای اول و دوم بصورت خطی باشد:

Subject Date

$$\begin{array}{c|c} x_0 & x_1 \\ \hline y_0 & y_1 \end{array}$$

معمولی خط

$$y - y_0 = \frac{y_1 - y_0}{x_1 - x_0} (x - x_0)$$

$$\begin{array}{c|c} 0 & l \\ \hline u_i & u_j \end{array}$$

پس برای امکان داریم

$$u(x) - u_i = \frac{u_j - u_i}{l - 0} (x - 0)$$

$$\Rightarrow u(x) = (u_j - u_i) \frac{x}{l} + u_i$$

جای مجای در طول الان

$$= (1 - \frac{x}{l}) u_i + \frac{x}{l} u_j \quad \text{8 (memories)}$$

تشریح در الان $\Rightarrow \epsilon = \frac{u_j - u_i}{l} = \frac{\Delta}{l} \quad (\Delta = \text{elongation})$

تشریح در الان $\sigma = E\epsilon = E \frac{\Delta}{l} \quad \sigma = \frac{F}{A}$
 8 برای امکان که تحت نیروی F قرار گرفته است

$$\Rightarrow F = \frac{EA}{L} \Delta$$

برای الان قدر $F = k \cdot \Delta$

$$k = \frac{EA}{L} \Rightarrow$$

k = سفتی الان بار (میلر)

تشریح: الان بار (میلر) سبب عمل می کند

$$\text{ماتریس سفتی } k = \begin{bmatrix} k & -k \\ -k & k \end{bmatrix}$$

$$\Rightarrow k_{\text{Bar}} = \frac{EA}{L} \begin{bmatrix} 1 & -1 \\ -1 & 1 \end{bmatrix} \quad \rightarrow \quad ku = f$$

ماتریس سفتی الان Bar

$$\Rightarrow \frac{EA}{L} \begin{bmatrix} 1 & -1 \\ -1 & 1 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} u_i \\ u_j \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} f_i \\ f_j \end{bmatrix}$$

$$x=0 \quad \begin{matrix} N_1 = 1 \\ N_2 = -1 \end{matrix}$$

$$u(x) = (1 - \frac{x}{l}) u_i + \frac{x}{l} u_j \quad (x = \frac{x}{l}) \Rightarrow$$

$N_i(x) = 1 - x$ } Linear shape function 8 $N_j(x), N_i(x)$

$$N_j(x) = x$$

تابع شکل خطی

$$x=L \quad \begin{matrix} N_1 = 0 \\ N_2 = 1 \end{matrix}$$

$$x = \frac{x}{l} \quad \rightarrow \quad 0 \leq x \leq 1$$

$$\Rightarrow u(x) = u(x) = N_i(x) u_i + N_j(x) u_j = N_i u_i + N_j u_j \quad \checkmark$$

برابر جابجایی

$$u = \begin{bmatrix} N_i & N_j \end{bmatrix} \begin{bmatrix} u_i \\ u_j \end{bmatrix} = N \hat{u}$$

دستگاه جابجایی یک نقطه از المان

$$\epsilon = \frac{du}{dx} = \frac{d(N\hat{u})}{dx} = \left[\frac{dN}{dx} \right] \hat{u} \quad \text{if } B = \frac{dN}{dx} \quad (\text{element strain-displacement matrix})$$

$$\Rightarrow \epsilon = B \hat{u} \quad \left[\begin{array}{l} \text{همیشه همین} \\ \text{ماتریس جابجایی - کرنش المان} \end{array} \right]$$

$$B = \frac{dN}{dx} = \frac{d}{dx} [N_i(x) \quad N_j(x)] = \frac{d}{dx} \begin{bmatrix} N_i(x) & N_j(x) \end{bmatrix} \cdot \frac{dx}{dx}$$

$\xrightarrow{-1} \quad \xrightarrow{1} \quad \xrightarrow{\frac{1}{L} = \left(\frac{1}{L}\right)}$

هدف: کاسه B

$$\Rightarrow B = \begin{bmatrix} -\frac{1}{L} & \frac{1}{L} \end{bmatrix}$$

برای المان خطی است؛ یعنی اگر خطی در نظر بگیریم مرتبه ۱ است... باشد B عرض می شود.

$$\sigma = E \epsilon \Rightarrow \sigma = E \epsilon = E B \hat{u}$$

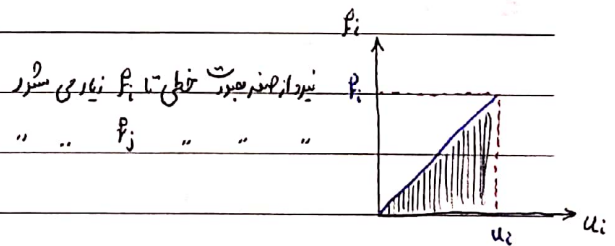
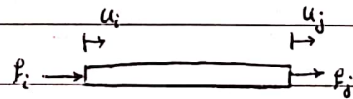
همیشه همین

انرژی کرنشی (strain energy)

$$U = \frac{1}{2} \int_V \sigma^T \epsilon \, dV \Rightarrow \sigma^T = (E B \hat{u})^T = \hat{u}^T E B^T = \hat{u}^T B^T E$$

$$U = \frac{1}{2} \int_V (\hat{u}^T B^T E B \hat{u}) \, dV = \frac{1}{2} \int_V \hat{u}^T (B^T E B) \hat{u} \, dV \quad (\hat{u}^T, \hat{u} \text{ تابعی از } x \text{ نیستند})$$

$$= \frac{1}{2} \hat{u}^T \left[\int_V B^T E B \, dV \right] \hat{u}$$



$$W = \frac{1}{2} F_i u_i + \frac{1}{2} F_j u_j = \frac{1}{2} \begin{bmatrix} u_i & u_j \end{bmatrix} \begin{bmatrix} F_i \\ F_j \end{bmatrix}$$

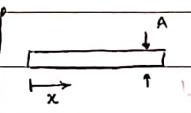
$$W = \frac{1}{2} \hat{u}^T \hat{F}$$

W: کار انجام شده توسط نیروهای کرنشی

زمانی سیستم پایدار conservative است.

$U = W \rightarrow$ سیستم پایدار است.

$\frac{1}{2} \hat{u}^T \left[\int_V B^T E B \, dV \right] \hat{u} = \frac{1}{2} \hat{u}^T \hat{f}$ so $\hat{f} = \left[\int_V B^T E B \, dV \right] \hat{u} \Rightarrow f = k u$

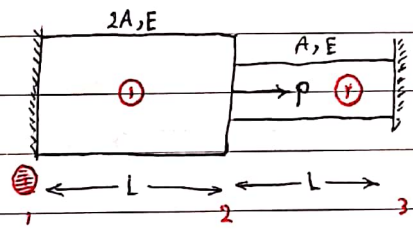
$k = \int_V B^T E B \, dV$ (یک بعدی)
 $dV = A dx$

if $B = \begin{bmatrix} -1/L & 1/L \end{bmatrix}$ $B^T = \begin{bmatrix} -1/L \\ 1/L \end{bmatrix}$ $dV = A dx$

$k = A \int_0^L \begin{bmatrix} -1/L \\ 1/L \end{bmatrix} E \begin{bmatrix} -1/L & 1/L \end{bmatrix} dx = AE \int_0^L \begin{bmatrix} 1/L^2 & -1/L^2 \\ -1/L^2 & 1/L^2 \end{bmatrix} dx = \frac{AE}{L^2} \int_0^L \begin{bmatrix} 1 & -1 \\ -1 & 1 \end{bmatrix} dx$

$k = \frac{AE}{L^2} \begin{bmatrix} L & -L \\ -L & L \end{bmatrix} \Rightarrow k = \frac{AE}{L} \begin{bmatrix} 1 & -1 \\ -1 & 1 \end{bmatrix}$

$\epsilon = B \hat{u}$ $\sigma = E B \hat{u}$ $k = \int_V B^T E B \, dV$ N $B = \frac{dN}{dx}$



شکل تنش را در ۲ بدیم محاسبه کنید.

۱- محاسبه تنش در هر ۲ بدیم

۲- محاسبه نیروهای تماسی

10

Subject

Date

$$k_1 = \frac{2AE}{L} \begin{bmatrix} u_1 & u_2 \\ -1 & 1 \end{bmatrix} \quad k_2 = \frac{AE}{L} \begin{bmatrix} u_2 & u_3 \\ -1 & 1 \end{bmatrix} \quad k_{3x3} = \frac{AE}{L} \begin{bmatrix} u_1 & u_2 & u_3 \\ 2 & -2 & 0 \\ -2 & 2+1 & -1 \\ 0 & -1 & 1 \end{bmatrix}$$

$$k_{3x3} = \frac{AE}{L} \begin{bmatrix} 2 & -2 & 0 \\ -2 & 3 & -1 \\ 0 & -1 & 1 \end{bmatrix} \Rightarrow ku = f \Rightarrow \frac{AE}{L} \begin{bmatrix} 2 & -2 & 0 \\ -2 & 3 & -1 \\ 0 & -1 & 1 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} u_1 \\ u_2 \\ u_3 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} f_1 \\ f_2 \\ f_3 \end{bmatrix}$$

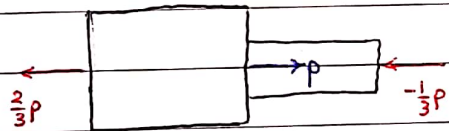
$$\Rightarrow \frac{AE}{L} \begin{bmatrix} 2 & -2 & 0 \\ -2 & 3 & -1 \\ 0 & -1 & 1 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} u_1 \\ u_2 \\ u_3 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} f_1 \\ p \\ f_3 \end{bmatrix}$$

شرایط تکیه $f_2 = p, u_1 = u_3 = 0$

$$\frac{2AE}{L} u_2 = f_1 \Rightarrow f_1 = -\frac{2}{3} p$$

$$\frac{3AE}{L} u_2 = p \Rightarrow u_2 = \frac{pL}{3AE}$$

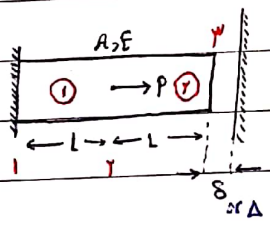
$$-\frac{AE}{L} u_2 = f_3 \Rightarrow f_3 = -\frac{1}{3} p$$



شماره نود	x	y	z	EE NO.	N ₁	N ₂	E	A
Node No				1	1	2	E	2A
1	0	0	0	2	2	3	E	A
2	L	0	0					
3	2L	0	0					

$$L_{E_i} = \sqrt{(x_2 - x_1)^2 + (y_2 - y_1)^2 + (z_2 - z_1)^2}$$

* اری برسیه نم نایی جاری شماره نود د... ال فادار ایسیه در ماتریس سختی را درست آورد.



نیکی هدف : محاسبه نیروهای تنش و انحراف $p = 6 \times 10^4 \text{ N}$ $E = 2 \times 10^4 \frac{\text{N}}{\text{mm}^2} = 2 \text{ MPa}$

$A = 250 \text{ mm}^2$ $L = 150 \text{ mm}$ $\delta = 1.2 \text{ mm}$

نکته: برای سازه (rod) اگر ضلعی باشد ← ماتریس سختی همگرا همگرا می باشد

Subject Date

کام 1) جهت یابی سازه به دواری سرد یا غیر

$$\delta = \Delta = \frac{PL}{AE} = \frac{6 \times 10^4 \times 150}{250 \times 2 \times 10^4} = 1.8 \text{ mm} \rightarrow 1.8 > 1.2 \text{ mm} \rightarrow \text{به دواری سرد}$$

$$k_1 = \frac{AE}{L} \begin{bmatrix} 1 & -1 \\ -1 & 1 \end{bmatrix} \quad k_2 = \frac{AE}{L} \begin{bmatrix} 1 & -1 \\ -1 & 1 \end{bmatrix} \quad k_{3 \times 3} = \frac{AE}{L} \begin{bmatrix} 1 & -1 & 0 \\ -1 & 2 & -1 \\ 0 & -1 & 1 \end{bmatrix}$$

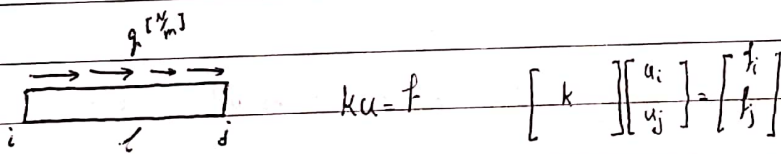
$$k_{tot} = \frac{AE}{L} \begin{bmatrix} 1 & -1 & 0 \\ -1 & 2 & -1 \\ 0 & -1 & 1 \end{bmatrix} \quad ku = f \Rightarrow \frac{AE}{L} \begin{bmatrix} 1 & -1 & 0 \\ -1 & 2 & -1 \\ 0 & -1 & 1 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} u_1 \\ u_2 \\ u_3 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} f_1 \\ f_2 \\ f_3 \end{bmatrix}$$

1) $-\frac{AE}{L} u_2 = f_1 \Rightarrow u_2 = \frac{1}{2} \left(\frac{PL}{AE} + \delta \right) = \frac{1}{2} \left(\frac{6 \times 10^4 \times 150}{250 \times 2 \times 10^4} + 1.2 \right) = 1.5 \text{ mm}$

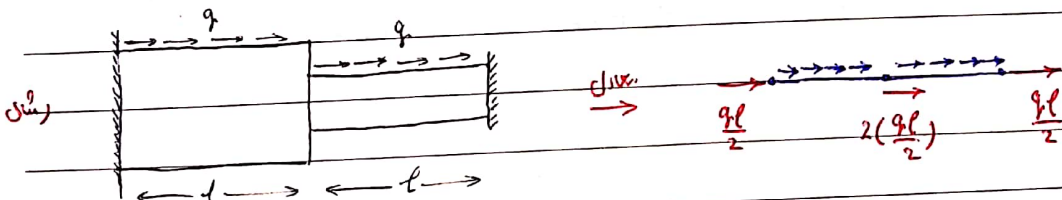
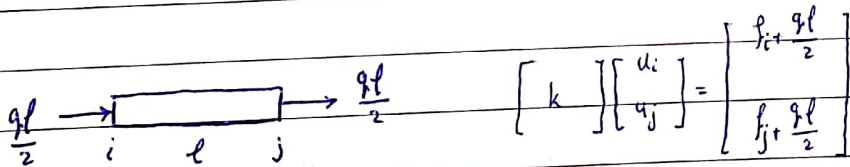
2) $\frac{AE}{L} (2u_2 - \delta) = P \Rightarrow f_1 = -\frac{AE}{L} u_2 = -5 \times 10^4 \text{ N}, \quad 3 \rightarrow f_3 = -1 \times 10^4 \text{ N}$

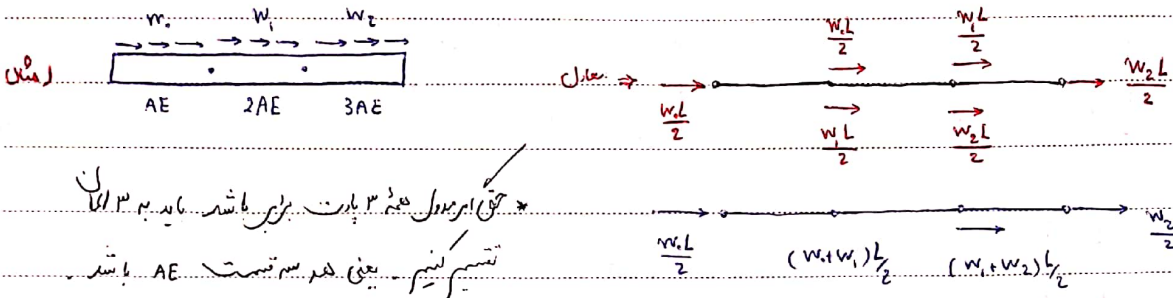
3) $\frac{AE}{L} (-u_2 + \delta) = f_3$

(new) بار استقراری



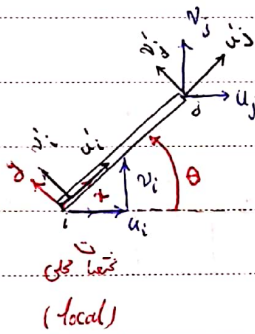
55 مدل





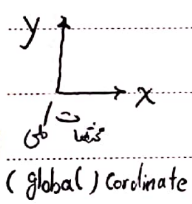
یعنی اگر طول ۳ پارت برابر باشد باید ۳ الی ۱
تقسیم کنیم یعنی هر سه قسمت AE باشد

Bar element 2D:

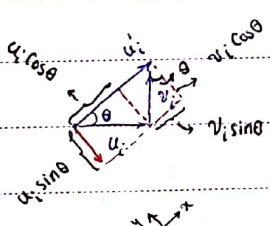


local	global
x, y	x, y
(u'_1, v'_1) (u'_2, v'_2)	(u_1, v_1) (u_2, v_2)
1 - درجه آزادی هر نود	2 - درجه آزادی هر نود

تعمیرات همان تعداد کلی



در محاسبات کلی به هر نود یک درجه آزادی دارد یعنی مثلا هر نود یک تغییر طول در راستای خودی دارد
 u_1, v_1 و u_2, v_2 ← اینها را بعداً استفاده می شود برای تعیین تنش



$$\begin{cases} u'_1 = u_1 \cos \theta + v_1 \sin \theta \\ v'_1 = -u_1 \sin \theta + v_1 \cos \theta \end{cases} \quad \begin{cases} l = \cos \theta \\ m = \sin \theta \end{cases} \quad \begin{cases} u'_1 = l u_1 + m v_1 \\ v'_1 = -m u_1 + l v_1 \end{cases}$$

$$* \rightarrow u'_i = [l \quad m] \begin{bmatrix} u_i \\ v_i \end{bmatrix} \quad * \rightarrow v'_i = [-m \quad l] \begin{bmatrix} u_i \\ v_i \end{bmatrix}$$

$$\begin{bmatrix} u'_i \\ v'_i \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} l & m \\ -m & l \end{bmatrix} \begin{bmatrix} u_i \\ v_i \end{bmatrix}$$

Transformation matrix: T ← ماتریس انتقال

برای محاسبه جابجایی در local

برای محاسبه جابجایی در global

$$T = \begin{bmatrix} l & m \\ -m & l \end{bmatrix}$$

$$T^{-1} = T^t$$

orthogonal

ماتریس انتقال یک ماتریس اورتوگنال است (متعامد)

$$\bar{T}^t = \begin{bmatrix} l & -m \\ m & l \end{bmatrix} = \bar{T}^{-1} \rightarrow \begin{bmatrix} l & m \\ -m & l \end{bmatrix} \begin{bmatrix} l & -m \\ m & l \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 1 & 0 \\ 0 & 1 \end{bmatrix}$$

$$\begin{bmatrix} u'_i \\ v'_i \\ u'_j \\ v'_j \end{bmatrix}_{4 \times 1} = \begin{bmatrix} l & m \\ -m & l \\ 0 & 0 \\ 0 & 0 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} 0 & 0 \\ 0 & 0 \\ l & m \\ -m & l \end{bmatrix} \begin{bmatrix} u_i \\ v_i \\ u_j \\ v_j \end{bmatrix}_{4 \times 1}$$

$$T = \begin{bmatrix} \bar{T} & 0 \\ 0 & \bar{T} \end{bmatrix}$$

$$u' = T u \rightarrow u' = \begin{bmatrix} u'_i \\ v'_i \\ u'_j \\ v'_j \end{bmatrix} \rightarrow u = \begin{bmatrix} u_i \\ v_i \\ u_j \\ v_j \end{bmatrix}$$

بردار تمام جیبی در مختصات محلی
بردار تمام جیبی در مختصات کلی

$$f' = T f$$

بردار نیروها در مختصات محلی
بردار نیروها در مختصات کلی

* ماتریس سختی در مختصات دو بعدی :

$k?$

$$\begin{bmatrix} u'_i \\ u'_j \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} f'_i \\ f'_j \end{bmatrix}$$

$$\frac{AE}{L} \begin{bmatrix} 1 & -1 \\ -1 & 1 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} u'_i \\ u'_j \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} f'_i \\ f'_j \end{bmatrix}$$

در مختصات محلی

$$\frac{AE}{L} \begin{bmatrix} 1 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 1 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} u'_i \\ v'_i \\ u'_j \\ v'_j \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} f'_i \\ 0 \\ f'_j \\ 0 \end{bmatrix}$$

$$\Rightarrow k' u' = f' \Rightarrow k' T u = T f$$

$T u$ $T f$

k' در مختصات محلی

ماتریس T^t در مختصات محلی

$$T^t k' T u = T^t T f \rightarrow [T^t k' T] u = f \rightarrow (k u = f)$$

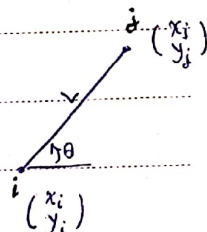
global stiffness matrix $k = T^t k' T$

$$k = \frac{AE}{L} \begin{bmatrix} l^2 & lm & -l^2 & -lm \\ lm & m^2 & -lm & -m^2 \\ -l^2 & -lm & l^2 & lm \\ -lm & -m^2 & lm & m^2 \end{bmatrix}$$

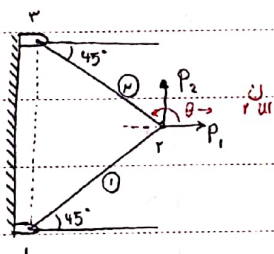
$$l = \cos \theta = \frac{x_j - x_i}{L}$$

$$m = \sin \theta = \frac{y_j - y_i}{L}$$

$$L = \sqrt{(x_j - x_i)^2 + (y_j - y_i)^2}$$



(new)



E, A, L

member, element, job

cdm

$$u_2 = ? \quad v_2 = ? \quad \sigma_1 = ? \quad \sigma_2 = ?$$

element	node i	node j	θ_i	$l = \cos \theta$	$m = \sin \theta$
1	1	2	$\Rightarrow \theta_1 = 45^\circ \rightarrow l_1 = \frac{\sqrt{2}}{2}$	$m_1 = \frac{\sqrt{2}}{2}$	
2	2	3	$\Rightarrow \theta_2 = 135^\circ \rightarrow l_2 = -\frac{\sqrt{2}}{2}$	$m_2 = \frac{\sqrt{2}}{2}$	

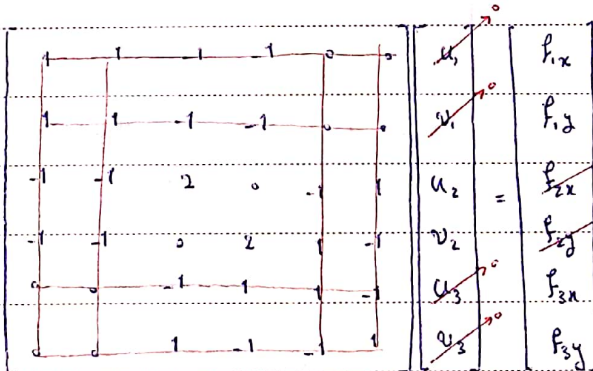
$$k_1 = \frac{AE}{2L} \begin{bmatrix} u_1 & v_1 & u_2 & v_2 \\ u_1 & 1 & 1 & -1 & -1 \\ v_1 & 1 & 1 & -1 & -1 \\ u_2 & -1 & -1 & 1 & 1 \\ v_2 & -1 & -1 & 1 & 1 \end{bmatrix}$$

$$k_2 = \frac{AE}{2L} \begin{bmatrix} u_2 & v_2 & u_3 & v_3 \\ u_2 & 1 & -1 & -1 & 1 \\ v_2 & -1 & 1 & 1 & -1 \\ u_3 & -1 & 1 & 1 & -1 \\ v_3 & 1 & -1 & -1 & 1 \end{bmatrix}$$

k_{global}

$$k_g = \frac{EA}{2L} \begin{bmatrix} u_1 & v_1 & u_2 & v_2 & u_3 & v_3 \\ u_1 & 1 & 1 & -1 & -1 & 0 & 0 \\ v_1 & 1 & 1 & -1 & -1 & 0 & 0 \\ u_2 & -1 & -1 & 1 & 1 & -1 & 1 \\ v_2 & -1 & -1 & 1 & 1 & 1 & -1 \\ u_3 & 0 & 0 & -1 & 1 & 1 & -1 \\ v_3 & 0 & 0 & 1 & -1 & -1 & 1 \end{bmatrix}$$

$$\rightarrow k u = f \rightarrow$$



شروط تقييد $u_1 = v_1 = u_3 = v_3 = 0$ $P_{2x} = P_1$ $P_{2y} = P_2$

$$\frac{EA}{L} \begin{bmatrix} 1 & 0 \\ 0 & 1 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} u_2 \\ v_2 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} P_1 \\ P_2 \end{bmatrix} \rightarrow \begin{cases} u_2 = \frac{L}{AE} P_1 \\ v_2 = \frac{L}{AE} P_2 \end{cases}$$

$$\left. \begin{aligned} \frac{AE}{2L} (-u_2 - v_2) &= F_{1x} \\ \frac{AE}{2L} (-u_2 - v_2) &= F_{1y} \\ \frac{AE}{2L} (v_2 - u_2) &= F_{3x} \\ \frac{AE}{2L} (u_2 - v_2) &= F_{3y} \end{aligned} \right\}$$

$F_{1y} = F_{1x} = -\frac{1}{2} (P_1 + P_2)$

$F_{3x} = \frac{1}{2} (P_2 - P_1)$

$F_{3y} = \frac{1}{2} (P_1 - P_2)$

$\sigma = E\epsilon = EB\hat{u}$ $B = \frac{dN}{dx} = \begin{bmatrix} -\frac{1}{L} & \frac{1}{L} \end{bmatrix}$ $N = [(1-x) \quad x]$ $x = \frac{x}{L}$

$$\hat{u}' = \begin{bmatrix} u_1' \\ v_1' \\ u_2' \\ v_2' \end{bmatrix}_{2 \times 4} = \begin{bmatrix} l & m & 0 & 0 \\ 0 & 0 & l & m \end{bmatrix}_{2 \times 4} \begin{bmatrix} u_1 \\ v_1 \\ u_2 \\ v_2 \end{bmatrix}_{4 \times 1} \leftarrow \begin{bmatrix} u_1' \\ v_1' \\ u_2' \\ v_2' \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} l & m & 0 & 0 \\ -m & l & 0 & 0 \\ 0 & 0 & l & m \\ 0 & 0 & -m & l \end{bmatrix} \begin{bmatrix} u_1 \\ v_1 \\ u_2 \\ v_2 \end{bmatrix}$$

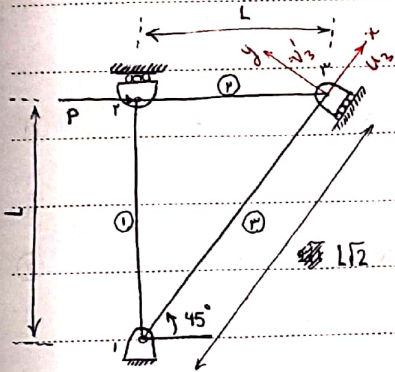
$\sigma = EB\hat{u}' = E \begin{bmatrix} -\frac{1}{L} & \frac{1}{L} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} m & 0 \\ 0 & l \end{bmatrix} \begin{bmatrix} u_1 \\ v_1 \\ u_2 \\ v_2 \end{bmatrix}$

$$\sigma_1 = \frac{EL}{\sqrt{2}A} \begin{bmatrix} -\frac{1}{L} & \frac{1}{L} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} 0 & 1 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 1 & 1 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} 0 \\ P_1 \\ P_2 \\ 0 \end{bmatrix} = \frac{1}{\sqrt{2}A} \begin{bmatrix} -1 & -1 & 1 & 1 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} 0 \\ P_1 \\ P_2 \\ 0 \end{bmatrix} = \frac{1}{\sqrt{2}A} (P_1 + P_2)$$

$F_{1x} = F_{1y} = -\frac{1}{2} (P_1 + P_2)$ $F_1 = \frac{\sqrt{2}}{2} (P_1 + P_2)$ $\sigma_1 = \frac{F_1}{A} = \frac{\sqrt{2}}{2} (P_1 + P_2)$

$$\sigma_2 = \frac{\sqrt{2}}{2} \frac{E}{L} \begin{bmatrix} -1 & 1 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} 1 & 1 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & -1 & 1 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} u_2 \\ v_2 \\ u_3 \\ v_3 \end{bmatrix} = \frac{\sqrt{2}}{2A} \begin{bmatrix} -1 & 1 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} -1 & 1 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & -1 & 1 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} P_1 \\ P_2 \\ 0 \\ 0 \end{bmatrix}$$

$$\sigma_2 = \frac{\sqrt{2}}{2A} \begin{bmatrix} + & - & - & + & + & - & - & + \end{bmatrix} \begin{bmatrix} P_1 \\ P_2 \\ 0 \\ 0 \\ 0 \\ 0 \\ 0 \\ 0 \end{bmatrix} \quad \sigma_2 = \frac{\sqrt{2}}{2A} (P_1 - P_2)$$



$P = 1000 \text{ kN}$ $E = 210 \text{ GPa}$ $L = 1 \text{ m}$ $\sigma_{\text{allow}} = 120 \text{ MPa}$
 $A_1 = A_2 = 6 \times 10^{-4} \text{ m}^2$ $A_3 = 6\sqrt{2} \times 10^{-4} \text{ m}^2$ * displacement?
 * Reactions?

element	node i	node j	θ_i	$l = \cos\theta$	$m = \sin\theta$	* Reactions?
1	1	2	90°	0	1	
2	2	3	0°	1	0	
3	1	3	45°	$\frac{\sqrt{2}}{2}$	$\frac{\sqrt{2}}{2}$	

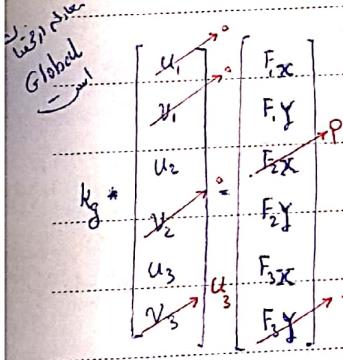
$$k_1 = \frac{A_1 E_1}{L_1} \begin{bmatrix} 0 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 1 & 0 & -1 \\ 0 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & -1 & 0 & 1 \end{bmatrix} \quad (N/m)$$

$$k_2 = \frac{A_2 E_2}{L} \begin{bmatrix} 1 & 0 & -1 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 \\ -1 & 0 & 1 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 \end{bmatrix} \quad (N/m)$$

$$k_3 = \frac{A_3 E_3}{2L_3} \begin{bmatrix} 1 & 1 & -1 & -1 \\ 1 & 1 & -1 & -1 \\ -1 & -1 & 1 & 1 \\ -1 & -1 & 1 & 1 \end{bmatrix} \quad (N/m)$$

$$k_{6.6} = 1260 \times 10^5$$

$$\begin{bmatrix} -0.5 & 0.5 & 0 & 0 & -0.5 & -0.5 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 \\ 1.5 & 0 & -1 & -0.5 & -0.5 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & 1.5 & 0.5 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & 0.5 \end{bmatrix}$$



B.C. $\rightarrow u_1 = v_1 = v_2 = 0$ $F_{2x} = P$ $v_3' = 0 \rightarrow v_3' = -u_3 \cos 45 + v_3 \sin 45 = 0$
 $\Rightarrow u_3 = v_3$
 $F_{3x}' = 0 \rightarrow \frac{\sqrt{2}}{2} F_{3x} + \frac{\sqrt{2}}{2} F_{3y} = 0 \rightarrow F_{3x} + F_{3y} = 0$

$$1260 \times 10^5 \begin{bmatrix} 1 & -1 & 0 & 0 \\ -1 & 1.5 & 0.5 & 0 \\ 0 & 0.5 & 0.5 & 0 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} u_2 \\ u_3 \\ u_3 \\ u_3 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} P \\ F_{3x} \\ -F_{3x} \\ -F_{3x} \end{bmatrix}$$

$$F_{3x} = -1260 \times 10^5 u_3 = -F_{3y}$$

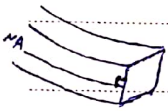
$$u_2 = 0.01191 \text{ m}$$

$$u_3 = 0.003768 \text{ m} = v_3$$

Beam element

المان بيم: تير ۱

لاخره بيم براي تير ها داريم ۲

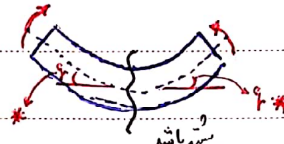


۱) هر صدم بعد از تغير شکل صدمه باقی می ماند

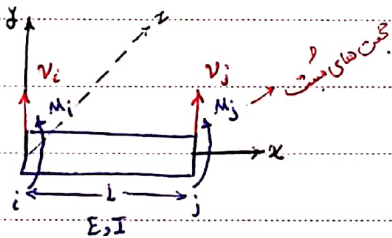


۱) تير تيموشنکو ۲

۲) تير اديس - برنولی ۲



علاوه بر حرف بالا ۳ صفت عمود بر تار خمشی باقی می ماند ۱



L: Length

\bar{I} : نما انرسی سطح

E: مدول الاستیسیته

$v = v(x)$: جابجایی عرضی

$\phi = \frac{dv}{dx}$: انحنای تير

$F = F_{cx}$: نیروی برشی

$M = M_{cx}$: گمان خمشی حول x

هر نود ۲ درجه آزادی

رابطه از بقاوت مصالح ۲

۱) $EI \frac{d^2 v}{dx^2} = M(x)$

۲) $\sigma = -\frac{Mz}{I}$

۳) $\kappa = \frac{1}{r} = \frac{d^2 v}{dx^2}$

شعاع انحنای

$k = \int_V (B^T E B) dV = \int_L \int_A B^T E B dA dx \Rightarrow * k = \int_0^L (B^T E B) dx *$

shape functions ۳

توابع شکل ۱ - توای خودش باید بشه ۱ - توای انحنای باید بشه ۰

۱) $N_1 = 1 - \frac{3x^2}{L^2} + \frac{2x^3}{L^3}$

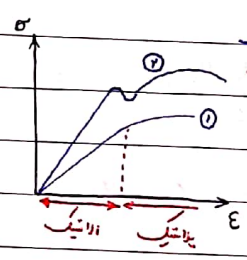
۲) $N_2 = x - \frac{2x^2}{L} + \frac{x^3}{L^2}$

۳) $N_3 = \frac{3x^2}{L^2} - 2\frac{x^3}{L^3}$

۴) $N_4 = -\frac{x^2}{L} + \frac{x^3}{L^2}$

Bar element

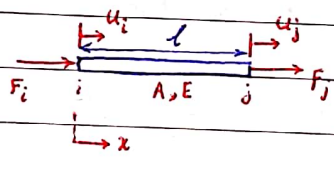
- 1) small deformation
- 2) Elastic Material



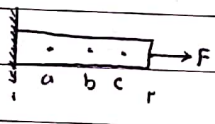
1) تغییر شکل دائمی ندارد / تغییر شکل دائمی دارد
 2) مواد فقط در ناحیه خطی اند / الاستیک اند - قانون هک

3) static load

Bar elements



A: مساحت مقطع سطح (m², mm²)
 E: مدول یانگ (N/m², N/mm²)
 l: طول المان



u_i = 0
 u_j = 5

u(x): جابجایی در طول المان
 ε = ε(x): کرنش strain
 σ = σ(x): تنش stress

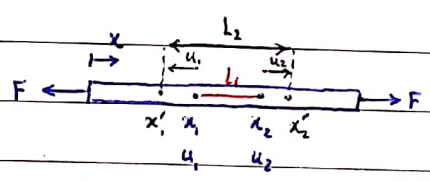
بین هر دو 5 → u_a < u_b < u_c که هر چقدر از چپ به راست

$$\epsilon = \frac{\Delta u}{\Delta x} = \frac{du}{dx}$$

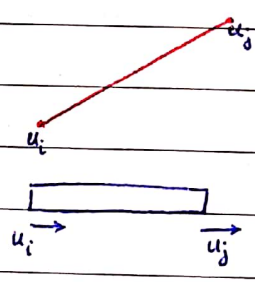
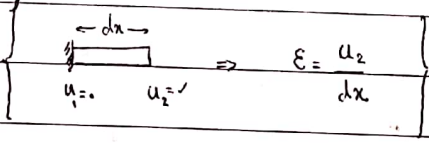
رابطه کرنش جابجایی

$$\sigma = E\epsilon$$

رابطه تنش کرنش



$$du = u_2 - (-u_1) = u_2 + u_1 = L_2 - L_1 \quad \epsilon = \frac{u_2 + u_1}{L_1}$$



ماتریس سختی المان

نوعی می بینیم جابجایی بین نودهای نود عبرت خطی باشد:

Subject Date

$$\begin{array}{c|c} x_0 & x_1 \\ \hline y_0 & y_1 \end{array} \quad \text{خط مستقیم:} \quad y - y_0 = \frac{y_1 - y_0}{x_1 - x_0} (x - x_0)$$

$$\begin{array}{c|c} 0 & l \\ \hline u_i & u_j \end{array} \quad u(x) - u_i = \frac{u_j - u_i}{l - 0} (x - 0)$$

$$\Rightarrow u(x) = (u_j - u_i) \frac{x}{l} + u_i \quad \text{جابجایی در طول المان}$$

$$= (1 - \frac{x}{l}) u_i + \frac{x}{l} u_j \quad \text{8 (memories)}$$

$$\Rightarrow \epsilon = \frac{u_j - u_i}{l} = \frac{\Delta}{l} \quad (\Delta = \text{elongation})$$

$$\sigma = E \epsilon = E \frac{\Delta}{l} \quad \sigma = \frac{F}{A} \quad \text{8 برای المان که تحت نیروی F قرار گرفته است}$$

$$\Rightarrow F = \frac{EA}{L} \Delta \quad k = \frac{EA}{L} \Rightarrow \text{k = سختی المان بار (میلد)}$$

$$F = k \cdot \Delta \quad \text{برای المان}$$

تخمین المان بار (میلد) سبب تغییر عمل می‌گردد

$$k = \begin{bmatrix} k & -k \\ -k & k \end{bmatrix} \Rightarrow k_{\text{Bar}} = \frac{EA}{L} \begin{bmatrix} 1 & -1 \\ -1 & 1 \end{bmatrix} \Rightarrow ku = f$$

ماتریس سختی المان Bar

$$\Rightarrow \frac{EA}{L} \begin{bmatrix} 1 & -1 \\ -1 & 1 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} u_i \\ u_j \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} f_i \\ f_j \end{bmatrix}$$

$$x=0 \quad \begin{matrix} N_i = 1 \\ N_j = 0 \end{matrix}$$

$$u(x) = (1 - \frac{x}{l}) u_i + \frac{x}{l} u_j \quad (x = \frac{x}{l}) \Rightarrow$$

$$N_i(x) = 1 - x$$

$$N_j(x) = x$$

Linear shape function 8 $N_j(x)$ $N_i(x)$

تابع شکل خطی

$$x=L \quad \begin{matrix} N_i = 0 \\ N_j = 1 \end{matrix}$$

$$x = \frac{x}{l} \Rightarrow 0 \leq x \leq 1$$

$$\Rightarrow u(x) = u(x) = N_i(x) u_i + N_j(x) u_j = N_i u_i + N_j u_j \quad \checkmark$$

بردارهای جابجایی

$$u = \begin{bmatrix} N_i & N_j \end{bmatrix} \begin{bmatrix} u_i \\ u_j \end{bmatrix} = N \hat{u}$$

دفعه: جابجایی یک نقطه از المان

$$\epsilon = \frac{du}{dx} = \frac{d(N\hat{u})}{dx} = \left[\frac{dN}{dx} \right] \hat{u} \quad \text{if } B = \frac{dN}{dx} \quad (\text{element strain-displacement matrix})$$

$$\Rightarrow \epsilon = B \hat{u} \quad \left[\begin{array}{l} \text{همیشه همین} \\ \text{ماتریس جابجایی - کرنش المان} \end{array} \right]$$

$$B = \frac{dN}{dx} = \frac{d}{dx} [N_i(x) \quad N_j(x)] = \frac{d}{dx} \begin{bmatrix} N_i(x) & N_j(x) \end{bmatrix} \cdot \frac{dx}{dx}$$

هدف: محاسبه B

$$\Rightarrow B = \begin{bmatrix} -\frac{1}{2} & \frac{1}{2} \end{bmatrix}$$

برای المان خطی است؛ یعنی اگر کرنشی در نظر بگیریم مرتبه ۲ یا ۳... باشد در عوض می شود.

$$\sigma = E \epsilon \Rightarrow \sigma = E \epsilon = E B \hat{u}$$

همیشه همین

(انگیزه می کنیم)

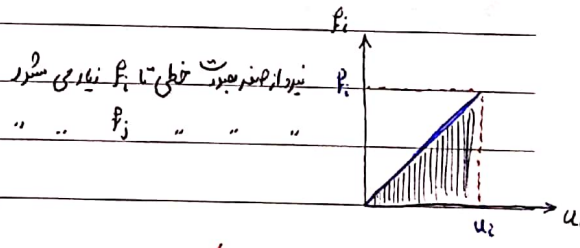
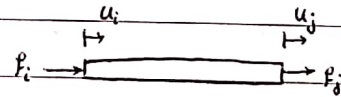
انرژی کرنشی (strain energy)

$$U = \frac{1}{2} \int_V \sigma^T \epsilon \, dV$$

$$\Rightarrow \sigma^T = (E B \hat{u})^T = \hat{u}^T E B^T = \hat{u}^T B^T E$$

$$U = \frac{1}{2} \int_V (\hat{u}^T B^T E B \hat{u}) \, dV = \frac{1}{2} \int_V \hat{u}^T (B^T E B) \hat{u} \, dV \quad (\hat{u}^T \text{ تابعی از } x \text{ نیست})$$

$$= \frac{1}{2} \hat{u}^T \left[\int_V B^T E B \, dV \right] \hat{u}$$



$$W = \frac{1}{2} P_i u_i + \frac{1}{2} P_j u_j = \frac{1}{2} \begin{bmatrix} u_i & u_j \end{bmatrix} \begin{bmatrix} P_i \\ P_j \end{bmatrix}$$

$$W = \frac{1}{2} \hat{u}^T \hat{f}$$

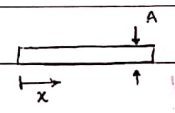
W: کار انجام شده توسط نیروهای کرنشی

Subject Date

نمای توکم سیستم پایدار conservative است.

$U = W \Rightarrow$ سیستم پایدار است.

$\frac{1}{2} \hat{u}^T \left[\int_V B^T E B dV \right] \hat{u} = \frac{1}{2} \hat{u}^T \hat{f}$ so $\Rightarrow \hat{f} = \left[\int_V B^T E B dV \right] \hat{u} \Rightarrow f = k u$

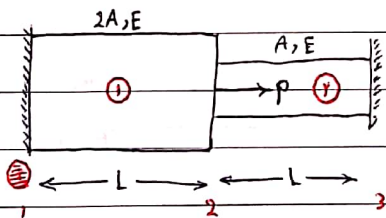
$k = \int_V B^T E B dV$ (تیشم مدتی)  $dV = A dx$

if $B = \begin{bmatrix} -1/l & 1/l \end{bmatrix}$ $B^T = \begin{bmatrix} -1/2 \\ 1/2 \end{bmatrix}$ $dV = A dx$

$k = A \int_0^L \begin{bmatrix} -1/2 \\ 1/2 \end{bmatrix} E \begin{bmatrix} -1/2 & 1/2 \end{bmatrix} dx = AE \int_0^L \begin{bmatrix} 1/4 & -1/4 \\ -1/4 & 1/4 \end{bmatrix} dx = \frac{AE}{L^2} \int_0^L \begin{bmatrix} 1 & -1 \\ -1 & 1 \end{bmatrix} dx$

$k = \frac{AE}{L^2} \begin{bmatrix} l & -l \\ -l & l \end{bmatrix} \Rightarrow k = \frac{AE}{l} \begin{bmatrix} 1 & -1 \\ -1 & 1 \end{bmatrix}$

$\epsilon = B \hat{u}$ $\sigma = E B \hat{u}$ $k = \int_V B^T E B dV$ N $B = \frac{dN}{dx}$ خواب



سوال ۱ تنش را در ۲ صدم حساب کنید

اهداف :
۱- حساب تنش در ۲ صدم

۲- حساب نیروهای تماسی

$$k_1 = \frac{2AE}{L} \begin{bmatrix} u_1 & u_2 \\ u_2 & u_3 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 1 & -1 \\ -1 & 1 \end{bmatrix}$$

$$k_2 = \frac{AE}{L} \begin{bmatrix} u_2 & u_3 \\ u_3 & u_2 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 1 & -1 \\ -1 & 1 \end{bmatrix}$$

$$k_{3 \times 3} = \frac{AE}{L} \begin{bmatrix} u_1 & u_2 & u_3 \\ u_2 & (2+1) & -1 \\ u_3 & -1 & 1 \end{bmatrix}$$

$$k_{3 \times 3} = \frac{AE}{L} \begin{bmatrix} 2 & -2 & 0 \\ -2 & 3 & -1 \\ 0 & -1 & 1 \end{bmatrix} \Rightarrow kU = F \Rightarrow \frac{AE}{L} \begin{bmatrix} 2 & -2 & 0 \\ -2 & 3 & -1 \\ 0 & -1 & 1 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} u_1 \\ u_2 \\ u_3 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} f_1 \\ f_2 \\ f_3 \end{bmatrix}$$

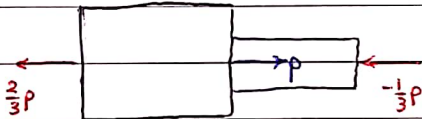
$$\Rightarrow \frac{AE}{L} \begin{bmatrix} 2 & -2 & 0 \\ -2 & 3 & -1 \\ 0 & -1 & 1 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} 0 \\ u_2 \\ 0 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} f_1 \\ P \\ f_3 \end{bmatrix}$$

شرایط مرزی : $f_2 = P, u_1 = u_3 = 0$

$$-\frac{2AE}{L} u_2 = f_1 \Rightarrow f_1 = -\frac{2}{3} P$$

$$\frac{3AE}{L} u_2 = P \Rightarrow u_2 = \frac{PL}{3AE}$$

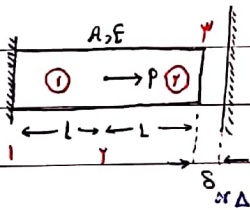
$$-\frac{AE}{L} u_2 = f_3 \Rightarrow f_3 = -\frac{1}{3} P$$



شماره نود	x	y	z	Σ E NO.	N ₁	N ₂	E	A
Node No				1	1	2	E	2A
1	0	0	0	2	2	3	E	A
2	L	0	0					
3	2L	0	0					

$L_{E_i} = \sqrt{(x_2 - x_1)^2 + (y_2 - y_1)^2 + (z_2 - z_1)^2}$

* این نرم افزار برای تحلیل اجزای محدود (FEM) است. این نرم افزار برای تحلیل اجزای محدود (FEM) است.



شماره نود : 1 و 2
 $P = 6 \times 10^4 \text{ N}$
 $E = 2 \times 10^4 \frac{\text{N}}{\text{mm}^2} = 20000 \text{ MPa}$

$A = 250 \text{ mm}^2$ $L = 150 \text{ mm}$ $\delta = 1.2 \text{ mm}$

نکته: برای میله (rod) اگر ضلعی باشد ← ماتریس سختی همگرا همگرا می باشد $k_i = \frac{AE}{L} \begin{bmatrix} 1 & -1 \\ -1 & 1 \end{bmatrix}$ می باشد.

Subject _____ Date _____

مثال 1) یک میله بر دواری است با قطر $\phi = 250$ mm و طول $L = 150$ mm. بار $P = 6 \times 10^4$ N در میانه اعمال می شود. تغییر طول را محاسبه کنید.

$$\delta = \Delta = \frac{PL}{AE} = \frac{6 \times 10^4 \times 150}{250 \times 2 \times 10^4} = 1.8 \text{ mm} \rightarrow 1.8 > 1.2 \text{ mm}$$

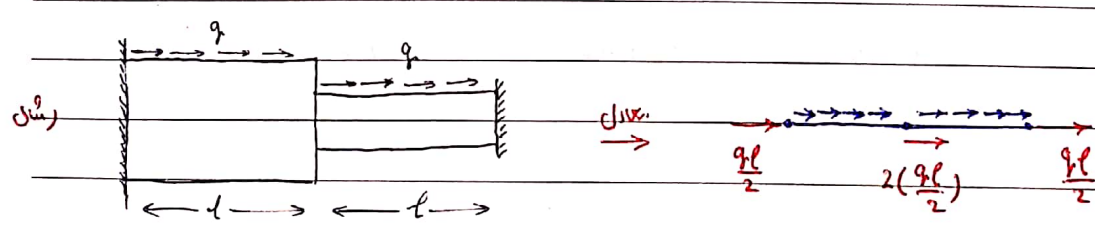
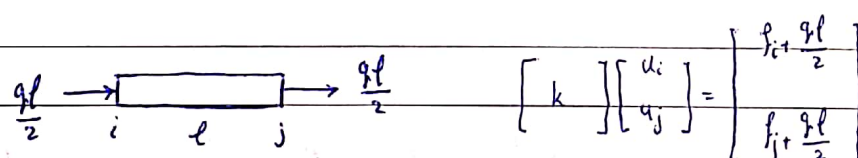
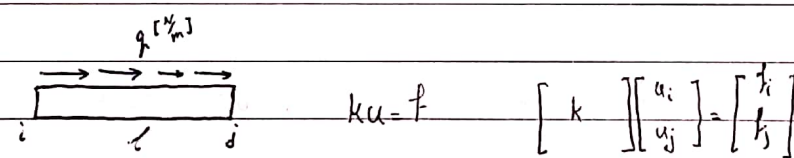
$$k_1 = \frac{AE}{L} \begin{bmatrix} 1 & -1 \\ -1 & 1 \end{bmatrix} \quad k_2 = \frac{AE}{L} \begin{bmatrix} 1 & -1 \\ -1 & 1 \end{bmatrix} \quad k_{3,3} = \frac{AE}{L} \begin{bmatrix} 1 & -1 & 0 \\ -1 & 2 & -1 \\ 0 & -1 & 1 \end{bmatrix}$$

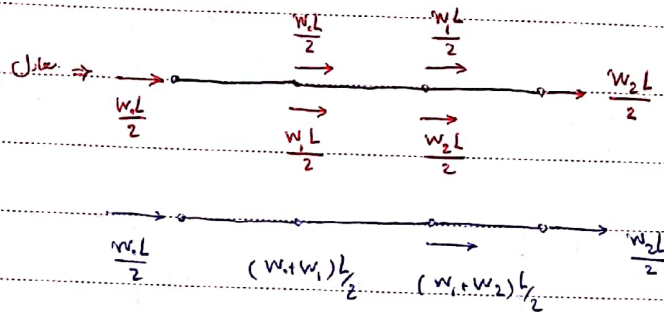
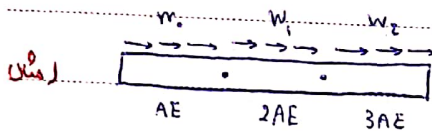
$$k_{tot} = \frac{AE}{L} \begin{bmatrix} 1 & -1 & 0 \\ -1 & 2 & -1 \\ 0 & -1 & 1 \end{bmatrix} \quad ku = f \rightarrow \frac{AE}{L} \begin{bmatrix} 1 & -1 & 0 \\ -1 & 2 & -1 \\ 0 & -1 & 1 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} u_1 \\ u_2 \\ u_3 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} f_1 \\ f_2 \\ f_3 \end{bmatrix}$$

$$\begin{aligned} 1 \quad & -\frac{AE}{L} u_2 = f_1 \quad \Rightarrow \quad u_2 = \frac{1}{2} \left(\frac{PL}{AE} + \delta \right) = \frac{1}{2} \left(\frac{6 \times 10^4 \times 150}{250 \times 2 \times 10^4} + 1.2 \right) = 1.5 \text{ mm} \\ 2 \quad & \frac{AE}{L} (2u_2 - \delta) = P \\ 3 \quad & \frac{AE}{L} (-u_2 + \delta) = f_3 \end{aligned}$$

$$1 \rightarrow f_1 = -\frac{AE}{L} u_2 = -5 \times 10^4 \text{ N}, \quad 3 \rightarrow f_3 = -1 \times 10^4 \text{ N}$$

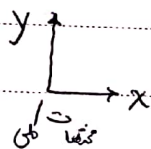
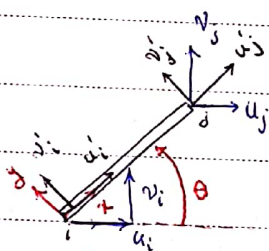
نکته: (new) اگر استرچه





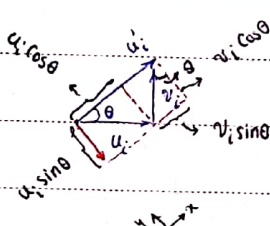
تقسیم کنیم یعنی هر سه قسمت AE باشد
 حتی اگر طول همه 3 پارت برابر باشد باید m را

Bar element 2D



local	global
x, y	x, y
(u_1, v_1)	(u_1, v_1)
(u_2, v_2)	(u_2, v_2)
1 - درجه آزادی هر نود	2 - درجه آزادی هر نود

در اینجا محلی به هر نود یک درجه آزادی دارد یعنی تنها در یک تغییر طول در راستای خودی است
 در اینجا u_1, v_1 و u_2, v_2 به هر نود بعداً استفاده می شود برای همین نوشتیم



$$\begin{cases} u_1' = u_1 \cos \theta + v_1 \sin \theta \\ v_1' = -u_1 \sin \theta + v_1 \cos \theta \end{cases} \quad \text{if } \begin{cases} l = \cos \theta \\ m = \sin \theta \end{cases} \quad \begin{cases} u_1' = l u_1 + m v_1 \\ v_1' = -m u_1 + l v_1 \end{cases}$$

$$* u_1' = [l \quad m] \begin{bmatrix} u_1 \\ v_1 \end{bmatrix} \quad * v_1' = [-m \quad l] \begin{bmatrix} u_1 \\ v_1 \end{bmatrix}$$

$$\begin{bmatrix} u_1' \\ v_1' \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} l & m \\ -m & l \end{bmatrix} \begin{bmatrix} u_1 \\ v_1 \end{bmatrix}$$

Transformation matrix: T

$$\tilde{T} = \begin{bmatrix} l & m \\ -m & l \end{bmatrix}$$

$$\tilde{T}^{-1} = \tilde{T}^t$$

local درجه آزادی هر نود
 global درجه آزادی هر نود

orthogonal ماتریس انتقال یک ماتریس اورتوگنال است (متعامد)

Dat

$$T^{-1} = \begin{bmatrix} l & -m \\ m & l \end{bmatrix} = T^{-1} \rightarrow \text{چونکہ} \begin{bmatrix} l & m \\ -m & l \end{bmatrix} \begin{bmatrix} l & -m \\ m & l \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 1 & 0 \\ 0 & 1 \end{bmatrix}$$

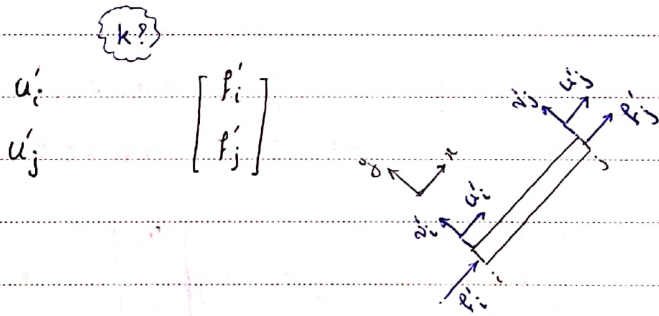
bat

$$\begin{bmatrix} u'_i \\ v'_i \\ u'_j \\ v'_j \end{bmatrix}_{4 \times 1} = \begin{bmatrix} \begin{bmatrix} l & m \\ -m & l \end{bmatrix} \begin{bmatrix} 0 & 0 \\ 0 & 0 \end{bmatrix} \\ \begin{bmatrix} 0 & 0 \\ 0 & 0 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} l & m \\ -m & l \end{bmatrix} \end{bmatrix}_{4 \times 4} \begin{bmatrix} u_i \\ v_i \\ u_j \\ v_j \end{bmatrix}_{4 \times 1} \quad T = \begin{bmatrix} T & 0 \\ 0 & T \end{bmatrix}$$

$$u' = T u \rightarrow u' = \begin{bmatrix} u'_i \\ v'_i \\ u'_j \\ v'_j \end{bmatrix} \rightarrow \text{بردار تمام جیبی در حقیقت محلی} \quad u = \begin{bmatrix} u_i \\ v_i \\ u_j \\ v_j \end{bmatrix} \rightarrow \text{بردار تمام جیبی در حقیقت اصلی}$$

$$f' = T f \quad f' \text{ : بردار نیروها در حقیقت محلی} \quad f \text{ : بردار نیروها در حقیقت اصلی}$$

* ماتریس سختی در حقیقت دو بعدی



$$\frac{AE}{L} \begin{bmatrix} 1 & -1 \\ -1 & 1 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} u'_i \\ u'_j \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} f'_i \\ f'_j \end{bmatrix}$$

$$\frac{AE}{L} \begin{bmatrix} 1 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 1 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 1 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 1 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} u'_i \\ v'_i \\ u'_j \\ v'_j \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} f'_i \\ 0 \\ f'_j \\ 0 \end{bmatrix} \Rightarrow k' u' = f' \quad \text{so } \Rightarrow k' T u = T f$$

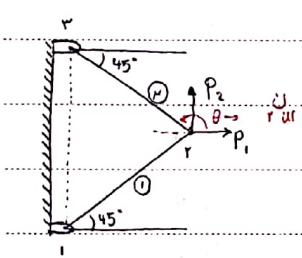
k' : ماتریس سختی محلی T : ماتریس تبدیل

$$T^t k' T u = T^t T f \rightarrow [T^t k' T] u = f \rightarrow (k u = f)$$

global stiffness matrix $k = T^t k' T$

$$k = \frac{AE}{L} \begin{bmatrix} l^2 & lm & -l^2 & -lm \\ lm & m^2 & -lm & -m^2 \\ -l^2 & -lm & l^2 & lm \\ -lm & -m^2 & lm & m^2 \end{bmatrix}$$

$l = \cos\theta = \frac{x_j - x_i}{L}$
 $m = \sin\theta = \frac{y_j - y_i}{L}$
 $L = \sqrt{(x_j - x_i)^2 + (y_j - y_i)^2}$



E, A, L ... $u_2 = ?$ $v_2 = ?$ $\sigma_1 = ?$ $\sigma_2 = ?$

element	nodei	nodej	θ_i	$l = \cos\theta$	$m = \sin\theta$
1	1	2	$\theta_1 = 45^\circ$	$l_1 = \frac{\sqrt{2}}{2}$	$m_1 = \frac{\sqrt{2}}{2}$
2	2	3	$\theta_2 = 135^\circ$	$l_2 = -\frac{\sqrt{2}}{2}$	$m_2 = \frac{\sqrt{2}}{2}$

$$k_1 = \frac{AE}{2L} \begin{bmatrix} u_1 & v_1 & u_2 & v_2 \\ u_1 & 1 & 1 & -1 & -1 \\ v_1 & 1 & 1 & -1 & -1 \\ u_2 & -1 & -1 & 1 & 1 \\ v_2 & -1 & -1 & 1 & 1 \end{bmatrix}$$

$$k_2 = \frac{AE}{2L} \begin{bmatrix} u_2 & v_2 & u_3 & v_3 \\ u_2 & 1 & -1 & -1 & 1 \\ v_2 & -1 & 1 & 1 & -1 \\ u_3 & -1 & 1 & 1 & -1 \\ v_3 & 1 & -1 & -1 & 1 \end{bmatrix}$$

$$k_g = \frac{EA}{2L} \begin{bmatrix} u_1 & v_1 & u_2 & v_2 & u_3 & v_3 \\ u_1 & 1 & 1 & -1 & -1 & 0 & 0 \\ v_1 & 1 & 1 & -1 & -1 & 0 & 0 \\ u_2 & -1 & -1 & 1 & 1 & -1 & 1 \\ v_2 & -1 & -1 & 1 & 1 & 1 & -1 \\ u_3 & 0 & 0 & -1 & 1 & 1 & -1 \\ v_3 & 0 & 0 & 1 & -1 & -1 & 1 \end{bmatrix} \rightarrow k u = f$$

سویا: $u_1 = v_1 = u_3 = v_3 = 0$

سویا: $f_{2x} = P_1$ $f_{2y} = P_2$

$$\frac{EA}{L} \begin{bmatrix} 1 & 0 \\ 0 & 1 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} u_2 \\ v_2 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} P_1 \\ P_2 \end{bmatrix} \rightarrow \left. \begin{array}{l} u_2 = \frac{L}{AE} P_1 \\ v_2 = \frac{L}{AE} P_2 \end{array} \right\} \begin{array}{l} \frac{AE}{2L} (-u_2 - v_2) = f_{1x} \\ \frac{AE}{2L} (-u_2 - v_2) = f_{1y} \\ \frac{AE}{2L} (v_2 - u_2) = f_{3x} \\ \frac{AE}{2L} (u_2 - v_2) = f_{3y} \end{array}$$

$f_{1y} = f_{1x} = -\frac{1}{2} (P_1 + P_2)$

$f_{3x} = \frac{1}{2} (P_2 - P_1)$

$f_{3y} = \frac{1}{2} (P_1 - P_2)$

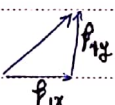
$\sigma = E\epsilon = EB\hat{u}$ $B = \frac{dN}{dx} = \begin{bmatrix} -\frac{1}{L} & \frac{1}{L} \end{bmatrix}$ $N = [(1-x) \quad x]$ $x = \frac{x}{L}$

$$u' = \begin{bmatrix} u'_1 \\ u'_2 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} l & m & 0 & 0 \\ 0 & 0 & l & m \end{bmatrix} \begin{bmatrix} u_1 \\ v_1 \\ u_2 \\ v_2 \end{bmatrix} \leftarrow \begin{bmatrix} u'_1 \\ v'_1 \\ u'_2 \\ v'_2 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} l & m & 0 & 0 \\ -m & l & 0 & 0 \\ 0 & 0 & l & m \\ 0 & 0 & -m & l \end{bmatrix} \begin{bmatrix} u_1 \\ v_1 \\ u_2 \\ v_2 \end{bmatrix}$$

سویا: $LL \leftarrow \cos\theta$

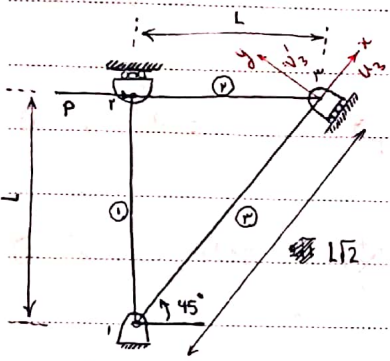
$$\sigma = EBu' = E \begin{bmatrix} -\frac{1}{L} & \frac{1}{L} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} l & m & 0 & 0 \\ 0 & 0 & l & m \end{bmatrix} \begin{bmatrix} u_1 \\ v_1 \\ u_2 \\ v_2 \end{bmatrix}$$

$$\sigma_1 = \frac{EL}{A\sqrt{2}L} \begin{bmatrix} -\frac{1}{L} & \frac{1}{L} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} 1 & 1 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 1 & 1 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} 0 \\ 0 \\ P_1 \\ P_2 \end{bmatrix} = \frac{1}{\sqrt{2}A} \begin{bmatrix} -1 & -1 & 1 & 1 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} 0 \\ 0 \\ P_1 \\ P_2 \end{bmatrix} = \frac{1}{\sqrt{2}A} (P_1 + P_2)$$

$f_{1x} = f_{1y} = -\frac{1}{2} (P_1 + P_2)$  $f_1 = \frac{\sqrt{2}}{2} (P_1 + P_2)$ $\sigma_1 = \frac{f_1}{A} = \frac{\sqrt{2}}{2} (P_1 + P_2)$

$$\sigma_2 = \frac{\sqrt{2}}{2} \frac{E}{L} \begin{bmatrix} -1 & 1 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} -1 & 1 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & -1 & 1 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} u_2 \\ v_2 \\ u_3 \\ v_3 \end{bmatrix} = \frac{\sqrt{2}}{2A} \begin{bmatrix} -1 & 1 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} -1 & 1 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & -1 & 1 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} P_1 \\ P_2 \\ 0 \\ 0 \end{bmatrix}$$

$$\sigma_2 = \frac{\sqrt{2}}{2A} [+ \quad - \quad - \quad +] \begin{bmatrix} P_1 \\ P_2 \\ \vdots \end{bmatrix} \quad \sigma_2 = \frac{\sqrt{2}}{2A} (P_1 - P_2)$$



$P = 1000 \text{ kN}$ $E = 210 \text{ GPa}$ $L = 1 \text{ m}$ CDU
 * displacement?
 * Reactions?

element	node i	node j	θ_i	$l = \cos\theta$	$m = \sin\theta$	* Reactions?
1	1	2	90°	0	1	
2	2	3	0°	1	0	
3	1	3	45°	$\frac{\sqrt{2}}{2}$	$\frac{\sqrt{2}}{2}$	

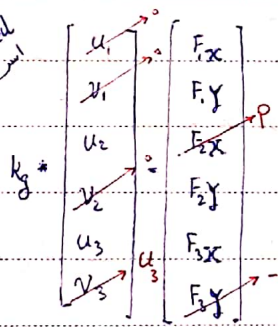
$$k_1 = \frac{A_1 E_1}{L} \begin{bmatrix} 0 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 1 & 0 & -1 \\ 0 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & -1 & 0 & 1 \end{bmatrix} \quad (N/m)$$

$$k_2 = \frac{A_2 E_2}{L} \begin{bmatrix} 1 & 0 & -1 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 \\ -1 & 0 & 1 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 \end{bmatrix} \quad (N/m)$$

$$k_3 = \frac{A_3 E_3}{2L_3} \begin{bmatrix} 1 & 1 & -1 & -1 \\ 1 & 1 & -1 & -1 \\ -1 & -1 & 1 & 1 \\ -1 & -1 & 1 & 1 \end{bmatrix} \quad (N/m)$$

$$k_{\text{global}} = 1260 \times 10^5 \begin{bmatrix} -0.5 & 0.5 & 0 & 0 & -0.5 & -0.5 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 \\ 1.5 & 0 & -1 & -0.5 & -0.5 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 1 & 0 & -1 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & 1.5 & 0.5 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & 0.5 & 1.5 \end{bmatrix}$$

Global



B.C. $\rightarrow u_1 = v_1 = v_2 = 0$ $F_{2x} = P$ $v_3' = 0 \rightarrow v_3' = -u_3 \cos 45 + v_3 \sin 45 = 0$
 $\Rightarrow u_3 = v_3$
 $F_{3x}' = 0 \rightarrow \frac{\sqrt{2}}{2} F_{3x} + \frac{\sqrt{2}}{2} F_{3y} = 0 \Rightarrow F_{3x} + F_{3y} = 0$

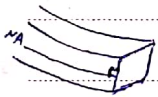
$$1260 \times 10^5 \begin{bmatrix} 1 & -1 & 0 \\ -1 & 1.5 & 0.5 \\ 0 & 0.5 & 0.5 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} u_2 \\ u_3 \\ v_3 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} P \\ F_{3x} \\ -F_{3x} \end{bmatrix}$$

$F_{3x} = -1260 \times 10^5 u_3 = -F_{3y}$
 $u_2 = 0.01191 \text{ m}$
 $u_3 = 0.003768 \text{ m} = v_3$

Beam element

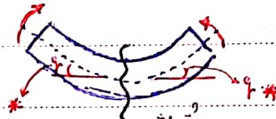
المان بيم : تير

۲ فرضيه براي تير جا داريم :

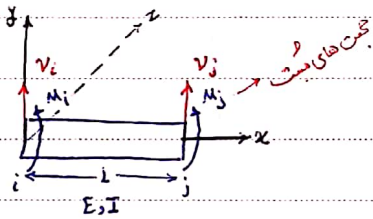


① تير تيره شلوه : M M M M
 ① همگي همگي بعد از تغيير شکل همگي باقي مي ماند

② تير اديسه - برزولي : δ δ δ δ
 علاوه بر همگي بالا به همگي عمود بر تار همگي باقي مي ماند



همچون طول نسبت به سطح مقطع باشد و حداقل ۱۰ برابر - فرضيه اديسه برزولي صادق است



L : Length

\bar{I} : اينرسی سطح

E : مدول الاستيسيتي

$v = v(x)$: جابه جايي عرضي

$q = \frac{dv}{dx}$: انحنای تير

$F = F(x)$: نیروی برشی

$M = M(x)$: گمانشی حول x

هر نود ۲ درجه آزادي

① $EI \frac{d^2 v}{dx^2} = M(x)$

② $\sigma = -\frac{Mz}{I}$

③ $k = \frac{1}{r} = \frac{d^2 v}{dx^2}$

رابطه از تفاوت مصالح :

انحنای تير

$k = \int_V (B^T E B) dV = \int_L \int_A B^T E B dA dx \Rightarrow * k = \int_0^L (B^T E B) dx *$

شعاع انحنای

shape functions :

توانج شکل - توی خودش بايد بشه ۱ - توی انتها بايد بشه ۰

بروط به v $N_1 = 1 - \frac{3x^2}{L^2} + \frac{2x^3}{L^3}$

بروط به q $N_2 = x - \frac{2x^2}{L} + \frac{x^3}{L^2}$

بروط به v $N_3 = \frac{3x}{L^2} - 2\frac{x^3}{L^3}$

بروط به q $N_4 = -\frac{x^2}{L} + \frac{x^3}{L^2}$

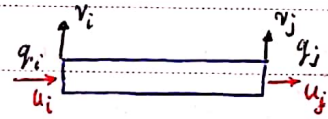
$$\frac{d^2 v}{dx^2} = \frac{d^2}{dx^2} N \hat{u} = B \hat{u} \quad \leftarrow (V = Nu)$$

$$B = \frac{d^2}{dx^2} N = \begin{bmatrix} N_1''(x) & N_2''(x) & N_3''(x) & N_4''(x) \end{bmatrix}$$

$$B = \begin{bmatrix} -\frac{6}{L^2} + \frac{12x}{L^3} & -\frac{4}{L} + \frac{6x}{L^2} & \frac{6}{L^2} - \frac{12x}{L^3} & -\frac{2}{L} + \frac{6x}{L^2} \end{bmatrix}$$

$$k = \frac{EI}{L^3} \begin{bmatrix} 12 & 6L & -12 & 6L \\ 6L & 4L^2 & -6L & 2L^2 \\ -12 & -6L & 12 & -6L \\ 6L & 2L^2 & -6L & 4L^2 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} u_i \\ v_i \\ u_j \\ v_j \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} F_i \\ M_i \\ F_j \\ M_j \end{bmatrix}$$

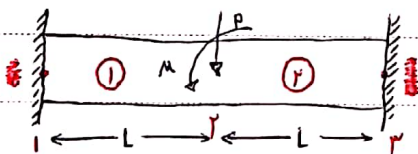
4x4



در این u_i و v_j اضافه شود. تغییرات زیر می شود.
(همانطور که در شکل زیاد می شود)

$$\begin{bmatrix} \frac{EA}{L} & 0 & 0 & -\frac{EA}{L} & 0 & 0 \\ 0 & \frac{12EI}{L^3} & \frac{6EI}{L^2} & 0 & -\frac{12EI}{L^3} & \frac{6EI}{L^2} \\ 0 & \frac{6EI}{L^2} & \frac{4EI}{L} & 0 & -\frac{6EI}{L^2} & \frac{2EI}{L} \\ -\frac{EA}{L} & 0 & 0 & \frac{EA}{L} & 0 & 0 \\ 0 & -\frac{12EI}{L^3} & -\frac{6EI}{L^2} & 0 & \frac{12EI}{L^3} & -\frac{6EI}{L^2} \\ 0 & \frac{6EI}{L^2} & \frac{2EI}{L} & 0 & -\frac{6EI}{L^2} & \frac{4EI}{L} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} u_i \\ v_i \\ q_i \\ u_j \\ v_j \\ q_j \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} F_i^x \\ F_i^y \\ M_i \\ F_j^x \\ F_j^y \\ M_j \end{bmatrix}$$

6x6



E, I

مقاله نیروهای عکس العملی در تکیه گاه و سبب چرخش در وسط تیر.

Subject: _____

Date: _____

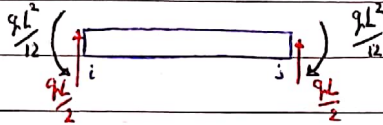
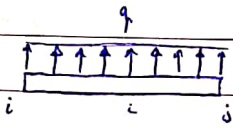
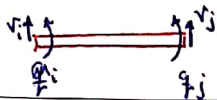
	v_1	q_1	v_2	q_2		v_2	q_2	v_3	q_3
$k_1 = \frac{EI}{L^3}$	v_1	12	6L	-12	6L				
	q_1	6L	4L ²	-6L	2L ²				
	v_2	-12	-6L	12	-6L				
	q_2	6L	2L ²	-6L	4L ²				

دانشجویان عزیز
 $\Rightarrow k_2 = \frac{EI}{L^3}$

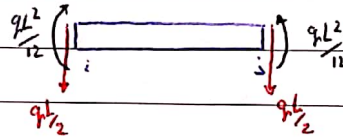
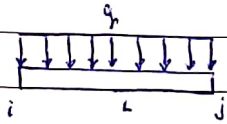
	v_1	q_1	v_2	q_2	v_3	q_3			
$k_{tot} = \frac{EI}{L^3}$	v_1	12	6L	-12	6L	0	0	v_1	F_1
	q_1	6L	4L ²	-6L	2L ²	0	0	q_1	M_1
	v_2	-12	-6L	24	0	-12	6L	v_2	$F_2 \rightarrow -P$
	q_2	6L	2L ²	0	8L ²	-6L	2L ²	q_2	$M_2 \rightarrow M$
	v_3	0	0	-12	-6L	12	-6L	v_3	F_3
	q_3	0	0	6L	2L ²	-6L	4L ²	q_3	M_3

$$\frac{EI}{L^3} \begin{bmatrix} 24 & 0 \\ 0 & 8L^2 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} v_2 \\ q_2 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} -P \\ M \end{bmatrix} \Rightarrow v_2 = \frac{-PL^3}{24EI} \quad q_2 = \frac{ML}{72EI}$$

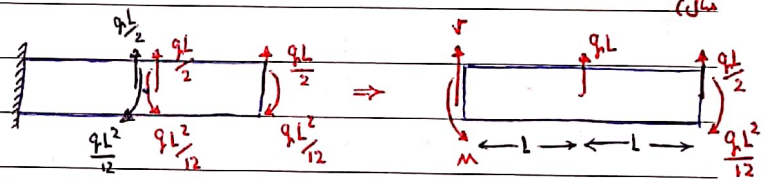
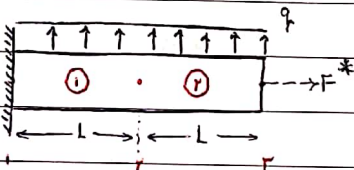
$$\begin{bmatrix} F_1 \\ M_1 \\ F_3 \\ M_3 \end{bmatrix} = \frac{EI}{L^3} \begin{bmatrix} -12 & 6L \\ -6L & 2L^2 \\ -12 & -6L \\ 6L & 2L^2 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} v_2 \\ q_2 \end{bmatrix} = \frac{1}{4} \begin{bmatrix} 2P + \frac{3M}{L} \\ PL + M \\ 2P - \frac{3M}{L} \\ -PL + M \end{bmatrix}$$



پارشرده 8

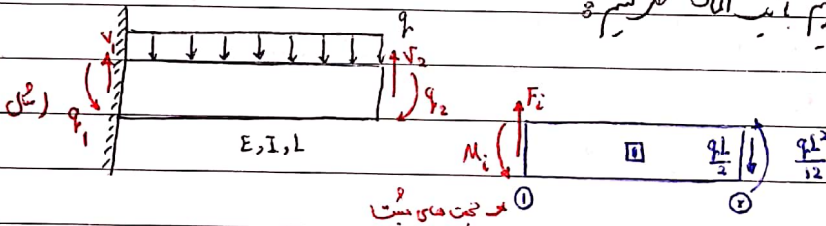


nodes



* توجه: اگر نیروی ناشی از F بر تغییر دارد شود. بنابراین در این دو بار اندازد
 ← 3 نیروی درجه آزادی در این سؤال دارد

✓ می توان سؤال بالا را هم 2 المان در نظر گرفت باید امکان حرکت کنیم



	-12	6L	-12	6L	V_1	F_{1j}	B.C 8	$V_1 = 0$	$q_1 = 0$
EI	-6L	$4L^2$	-6L	$2L^2$	q_1	M_1			
L^3	-12	-6L	12	-6L	V_2	F_{2j}	$-\frac{qL}{2}$	$F_{2j} = -\frac{qL}{2}$	$M_2 = \frac{qL^2}{12}$
	6L	$2L^2$	-6L	$4L^2$	q_2	M_2	$\frac{qL^2}{12}$		

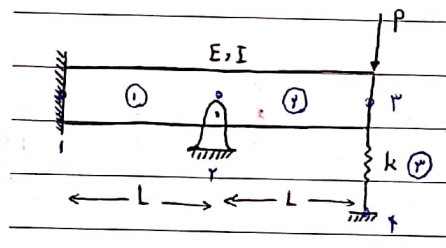
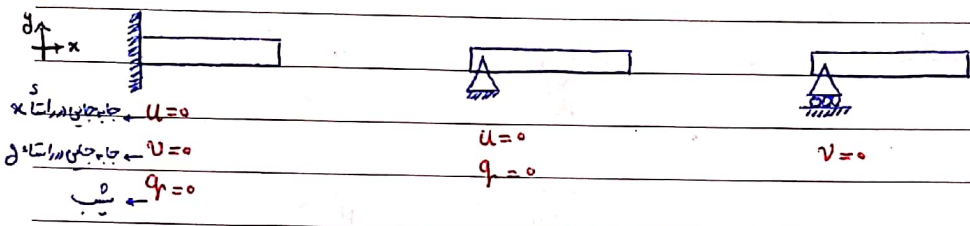
$\frac{EI}{L^3}$	12	-6L	V_2	$-\frac{qL}{2}$	V_2	$-\frac{qL^4}{8EI}$
	-6L	$4L^2$	q_2	$\frac{qL^2}{12}$	q_2	$-\frac{qL^3}{6EI}$

$F_{1j} = \frac{-qL}{2}$ $M_1 = \frac{-qL^2}{12}$

(باید جهت جواب درجه و باید تعداد المان ها را بالا ببریم تا جواب درست باشد)

Subject Date

3 سیرات



$P = 50 \text{ kN}$
 $k = 200 \frac{\text{kN}}{\text{m}}$
 $L = 3 \text{ m}$
 $E = 210 \text{ GPa}$
 $I = 2 \times 10^{-4} \text{ m}^4$

Deflection? \checkmark
Reaction force?

	v_2	q_2	v_3	q_3
	v_1	q_1	v_2	q_2
$k_1 = \frac{EI}{L^3}$	12	6L	-12	6L
		$4L^2$	-6L	$2L^2$
			12	-6L
				$4L^2$

$= k_2$

	v_3	v_4
$k_3 =$	k	-k
	-k	k

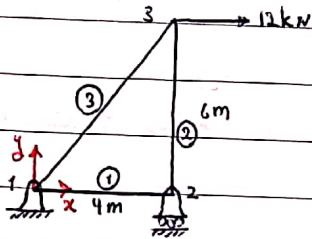
$k' = \frac{L^3}{EI} k$

	v_1	q_1	v_2	q_2	v_3	q_3	v_4		
	-12	6L	12	6L	0	0	0	v_1	F_{1y}
		$4L^2$	-6L	$2L^2$	0	0	0	q_1	M_1
$k_{tot} = \frac{EI}{L^3}$			24	0	-12	6L	0	v_2	F_{2y}
			$8L^2$	-6L	$2L^2$	0	0	q_2	M_2
		Sym		$12+k'$	-6L	-k'	0	v_3	F_{3y}
					$4L^2$	0	0	q_3	M_3
						k'	0	v_4	F_{4y}

$\frac{EI}{L^3}$	$8L^2$	-6L	$2L^2$	q_2	0	\Rightarrow $\begin{bmatrix} q_2 \\ v_3 \\ q_3 \end{bmatrix} = \frac{-PL^2}{EI(12+k')}$	3	-0.0025 rad
	-6L	$12+k'$	-6L	v_3	P		7L	-0.017 m
	$2L^2$	-6L	4L	q_3	0		9	-0.0075 rad

$\checkmark F_{1y} = -69.78 \text{ kN}$
 $\checkmark M_1 = -69.78 \text{ kN.m}$
 $\checkmark F_{2y} = 116.2 \text{ kN}$
 $\checkmark F_{4y} = 3.48 \text{ kN}$





$E = 200 \text{ Gpa}$
 $\nu = 0.3$

$A = 2300 \text{ mm}^2$

شکل (کارتونی) و تعریف درگاه سازی و تابع اولیه

N_{nd} : Number of node 3

N_{el} : Number of element 3

N_{ne} : Number of nodes per element 2

$nodof$: Number of degrees of freedom per node 2

مختصات نودها \rightarrow $geom (n_{nd}, n_{nodof})$ $(3, 2)$ nodes coordinate

	x	y	txt
$geom$:	1	0	1 0 0
	2	4000	2 4000 0
	3	4000 6000	3 4000 6000

3x2

اینک فایل دارد
شود یا خرد
ببینیم

$Connec (n_{el}, N_{ne}) = 0$ element connectivity

	N_1	N_2
$Connec$:	1	2
	2	3
	1	3

3x2

نواحی \rightarrow $Connec = Read ("c3/ali.txt")$
کامل نیست

$prop (n_{el}, 3)$ material and Geometrical property = 0

خواص مادی و هندسی خردمان

این خواصی که داریم به دسترس ادون 3 که درون نرم افزار هستیم

	E	A	ν
$prop$:	200×10^9	2300	0.3
	"	"	"
	"	"	"

رابطه آزادی 1 و 2

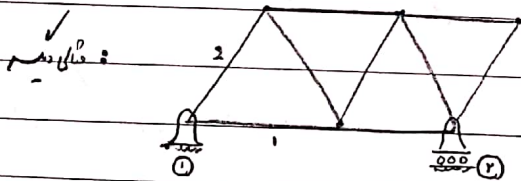
$NF (N_{nd}, n_{nodof}) = 1$

	1	2
NF :	0	0
	1	0
	1	1

3x2

هدف 3 شرایط مرزی و پارامتری را تعریف کنیم

به درجات آزادی مقید صفر درجه آزادی میزنیم



$NF (6, 2) = 1$

$NF (1, 1) = 0$

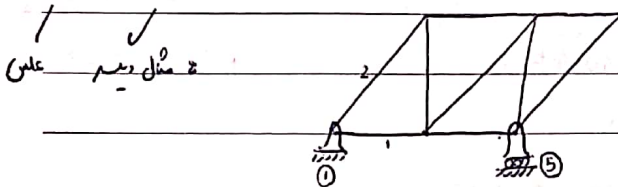
$NF (1, 2) = 0$

$NF (2, 2)$

0	0
1	0
1	1
1	1
1	1
1	1

این ماتریس ← از NF ← صفرها خودتون باقی میماند
 برای NF استفاده کنیم ← مجموع تمام اعداد قبلی اسن می شود
 برای NFP استفاده کنیم ← جمع با عدد قبلیش

$$NFP = \begin{bmatrix} 0 & 0 \\ 1 & 0 \\ 2 & 3 \end{bmatrix}_{3 \times 2}$$



ادون عدد اضری ۹ (۹) درجه آزادی کل سیستم است.
 این صفرها نباید فریب تریبون آن است.

$$n = \max NFP (i, j) = 3$$

درجه آزادی ←

$$K(n, n) = 0 \quad \% \text{ global stiffness matrix} \rightarrow K = \begin{bmatrix} 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 \end{bmatrix}_{3 \times 3}$$

$$F(n) = 0 \quad \% \text{ force vector} \rightarrow F = \begin{bmatrix} 0 \\ 0 \\ 0 \end{bmatrix}$$

$$\text{load} (\text{node}_1, \text{node}_2) = 0 \quad \% \text{ loading matrix} \quad \text{load} = \begin{bmatrix} 0 & 0 \\ 0 & 0 \\ 1200 & 0 \end{bmatrix}_{3 \times 2}$$

درجه ۲ و ۳ میسوم ماتریس سننی اعدادها در مختصات کلی (global)

for $i=1, nel$

node 1 = connec (i, 1)

node 2 = connec (i, 2)

$x_1 = geom (node 1, 1)$

$x_2 = geom (node 2, 1)$

↓

$x_1, x_2 \rightarrow y_1, y_2 \rightarrow geom$ مختصات نقاط از همین افرجه عمل داره لازم داریم

حالتی است که برای لغز آگاهها میسوم کند



$$y_1 = \text{geom}(\text{node } 1, 2)$$

$$y_2 = \text{geom}(\text{node } 2, 2)$$

نقطه اولی

$$\sqrt{(x_2 - x_1)^2 + (y_2 - y_1)^2} = \text{Length}$$

زاویه اولی

$$\theta = \tan^{-1} \left(\frac{y_2 - y_1}{x_2 - x_1} \right)$$

$$l = \cos \theta = \frac{x_2 - x_1}{\text{Length}}$$

$$m = \sin \theta = \frac{y_2 - y_1}{\text{Length}}$$

$$E = \text{prop} (i, 1)$$

$$A = \text{prop} (i, 2)$$

$$v = \text{prop} (i, 3)$$

$$k_g = \frac{EA}{\text{Length}} \begin{bmatrix} l^2 & lm & -l^2 & -ml \\ lm & m^2 & -ml & -m^2 \\ -l^2 & -lm & l^2 & ml \\ -ml & -m^2 & ml & m^2 \end{bmatrix}$$

این ماتریس مستطقی است که در محاسبات می آید

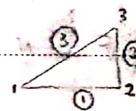
اصولاً بردن ماتریس مستطقی کل ۳ برابر می شود

$$g = \begin{bmatrix} \text{nfp}(\text{node } 1, 1) \\ \text{nfp}(\text{node } 1, 2) \\ \text{nfp}(\text{node } 2, 1) \\ \text{nfp}(\text{node } 2, 2) \end{bmatrix}$$

for i=1

$$\begin{bmatrix} 0 & 0 \\ 1 & 0 \\ 2 & 3 \end{bmatrix}$$

$$= \begin{bmatrix} 1 \\ 0 \\ 2 \\ 3 \end{bmatrix}$$



چون k_g 4x4 است

for j=1:4: if g(j) ≠ 0

این حالت داخل حلقه قبلی است

for k=1:4: if g(k) ≠ 0

$$k_k [g(i), g(k)] = k_k [g(j), g(k)] + k_g (j, k)$$

Subject:

Date

Subj

end k

end j

*

$$F(nfp(j,k)) = load(j,k)$$

**

$$F = \begin{bmatrix} 0 \\ 0 \\ 0 \end{bmatrix}_{3 \times 1}$$

این

توی درستی برای این

$$load = \begin{bmatrix} 0 & 0 \\ 0 & 0 \\ 1200 & 0 \end{bmatrix}$$

این

** end k

end j

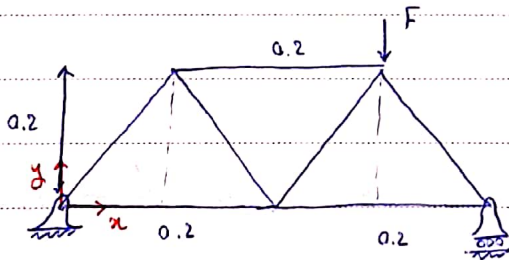
↓

$$F = \begin{bmatrix} 0 \\ 1200 \\ 0 \end{bmatrix}$$

بعد این جمله

end i

$$\delta = k k^{-1} \times F$$

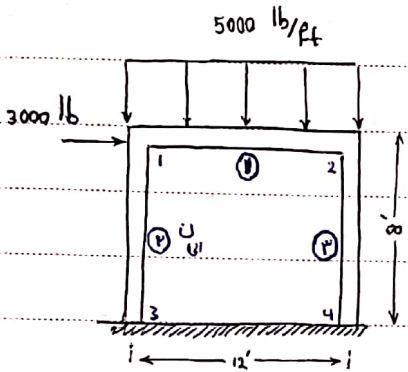


نکته جمله اول آبا بوسه

wire → خنک

Type → Deformable → ✓

$$F \rightarrow N \quad \sigma \rightarrow \text{mpa} \left(\frac{N}{\text{mm}^2} \right)$$



آنالیز ماتریس نود ها و تاب ها

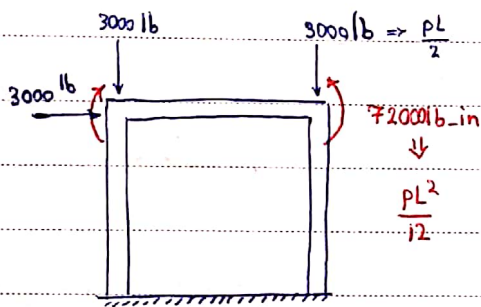
$E = 30 \times 10^6 \text{ psi}$

$I = 65 \text{ in}^4$

$A = 6.8 \text{ in}^2$

۹. جامه جایی دیگر نشو

ارزود ادی



u_i	v_i	θ_i	u_j	v_j	θ_j
$\frac{EA}{L}$	0	0	$-\frac{EA}{L}$	0	0
0	$\frac{12EI}{L^3}$	$\frac{6EI}{L^2}$	0	$-\frac{12EI}{L^3}$	$\frac{6EI}{L^2}$
0	$\frac{6EI}{L^2}$	$\frac{4EI}{L}$	0	$-\frac{6EI}{L^2}$	$\frac{2EI}{L}$
$-\frac{EA}{L}$	0	0	$\frac{EA}{L}$	0	0
0	$-\frac{12EI}{L^3}$	$-\frac{6EI}{L^2}$	0	$\frac{12EI}{L^3}$	$-\frac{6EI}{L^2}$
0	$\frac{6EI}{L^2}$	$\frac{2EI}{L}$	0	$-\frac{6EI}{L^2}$	$\frac{4EI}{L}$

$k =$
ارکشی کلی (local)

شماره نود	node i	Node j	θ_i
1	1	2	0
2	3	1	90
3	4	2	90

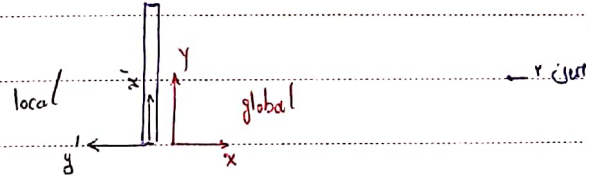
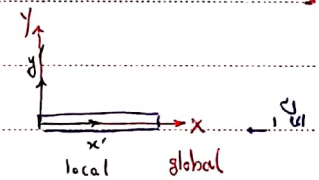
* L ها باید به in تبدیل شوند *

u_3	v_3	θ_3	u_1	v_1	θ_1
212.5	0	0	-212.5	0	0
v_3	2.65	127	0	-2.65	127
θ_3		8125	0	-127	4063
u_1			212.5	0	0
v_1			0	2.65	-127
θ_1			0	0	8125

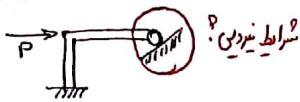
$k'_3 = k'_2 =$
ارکشی

u_1	v_1	θ_1	u_2	v_2	θ_2
141.7	0	0	-141.7	0	0
v_1	0.784	56.4	0	-0.784	56.4
θ_1		5417	0	-56.4	2708
u_2			141.7	0	0
v_2			0	0.784	-56.4
θ_2			0	0	5417

$k = k' = 10^4$
global
local



Subject: _____
Date: _____



$$k = T^t k' T$$

$$T = \begin{bmatrix} l & m & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 \\ -m & l & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & l & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & l & m & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & -m & l & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & l & 0 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} m=1, l=0 \leftarrow \theta=90^\circ \leftarrow x, y, z \\ 0 & 1 & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 \\ -1 & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & 1 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & -1 & 0 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & 1 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & 1 \end{bmatrix}$$

$$k = \begin{bmatrix} k_2 & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & k_3 & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 212.5 & 0 & 0 & -212.5 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 8125 & 127 & 0 & 4063 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 127 & 2.65 & 0 & 127 & 0 \\ 0 & 0 & -212.5 & 0 & 0 & 212.5 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 4063 & 0 & 0 & 8125 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & 8125 \end{bmatrix}$$

$k_2 = k_3 = 10^4 \frac{q}{l^3}$
 $u_4, u_3, v_4, v_3, q_4, q_3, u_2, u_1, v_2, v_1, q_2, q_1$

4 درجه آزادی
 u, v, θ
 $k_{tot} 12 \times 12$ است

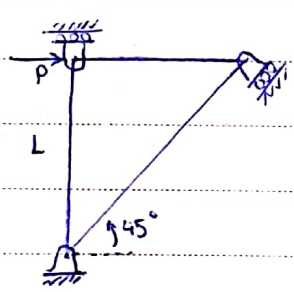
B.C
 $u_3 = v_3 = q_3 = u_4 = v_4 = q_4 = 0$

شرایط مرزی
 شرایط نیرویی
 $F_{1x} = 3000 \text{ lb}$ $F_{2x} = 0$
 $F_{1y} = -3000 \text{ lb}$ $F_{2y} = -3000 \text{ lb}$
 $M_1 = -72000 \text{ lb-in}$ $M_2 = 72000 \text{ lb-in}$

u_1	v_1	q_1	u_2	v_2	q_2	u_3	v_3	q_3	u_4	v_4	q_4		
144.3	0	127	-141.7	0	0							u_1	3000
	213.3	56.4	0	-0.784	56.4							v_1	-3000
		13542	0	-56.4	27.8							q_1	-72000
			144.3	0	127							u_2	0
				213.3	-56.4							v_2	-3000
					13542							q_2	72000

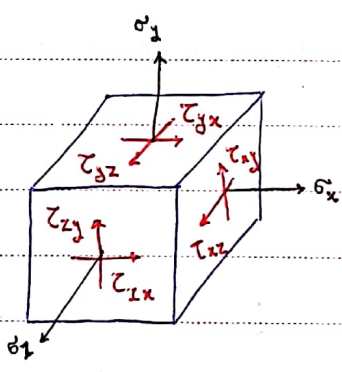
u_1	=	0.092	in
v_1		-0.00104	in
q_1		-0.00139	Rad
u_2		0.0901	in
v_2		-0.0018	in
q_2		$-3.58 \cdot 10^{-5}$	rad

u_3	F_{3x}
v_3	F_{3y}
q_3	M_3
u_4	F_{4x}
v_4	F_{4y}
q_4	M_4



$L = 2m$ $E = 210 \text{ GPa}$ $P = 1000 \text{ kN}$
 $A_{1,2} = 6 \times 10^{-4} \text{ m}^2$ $A_3 = 6\sqrt{2} \times 10^{-4} \text{ m}^2$
 $\nu = 0.3$

شکل آرایش



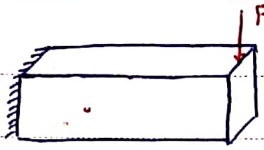
$\tau_{xy} = \tau_{yx}$ $\tau_{xz} = \tau_{zx}$ $\tau_{yz} = \tau_{zy}$ $\tau_{ij} = \tau_{ji}$

$\left\{ \begin{array}{l} \sigma_x, \sigma_y, \sigma_z \\ \tau_{xy}, \tau_{xz}, \tau_{yz} \end{array} \right.$ مؤلفه های تنش
 $\left\{ \begin{array}{l} \epsilon_x, \epsilon_y, \epsilon_z \\ \gamma_{xy}, \gamma_{xz}, \gamma_{yz} \end{array} \right.$ مؤلفه های کرنش

سایر اجزا

(New)

Subject : _____
Date _____



6 مولفه تنش
6 مولفه کرنش
برای همه المان های تیر یا جسم

بعضی از مسائل ۳ بعدی در حالت خاص تبدیل به مسئله ۲ بعدی می شود.

ویژگیات این مسائل دو بعدی ، نحوه مدل سازی در FEM

plane stress

تنش صفحه ای

$$\sigma_z = 0 \quad ; \quad \tau_{xz} = 0 \quad ; \quad \tau_{yz} = 0$$

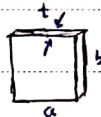
$$\gamma_{xz} = \frac{\tau_{xz}}{G} \quad ; \quad \gamma_{yz} = \frac{\tau_{yz}}{G} \quad ; \quad \epsilon_z \neq 0$$

$$SO \rightarrow \begin{cases} \sigma_x, \sigma_y, \tau_{xy} \neq 0 \\ \epsilon_x, \epsilon_y, \epsilon_z, \gamma_{xy} \neq 0 \end{cases}$$

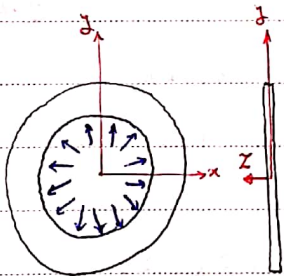
برشلهای تنش صفحه ای می بینیم ، اولاً ضخامت صفحه در راستای (z) ناچیز باشد نسبت به سایر ابعاد (صفحه xy) .

$$t < \frac{1}{10} a$$

$$t < \frac{1}{10} b$$



دوماً بارگذاری داخل صفحه ای باشد . (داخل صفحه σ_x باشد)



(بر مدل سازی حجم نباید داشته باشد)

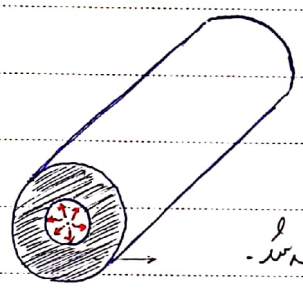
plane strain

کشش همفرای:

$$\epsilon_z = 0, \gamma_{xz} = 0, \gamma_{yz} = 0$$

$$\sigma_z \neq 0, \tau_{yz} = 0, \tau_{zx} = 0$$

$$\epsilon_z = -\frac{\nu}{E}(\sigma_x + \sigma_y) + \frac{\sigma_z}{E} \Rightarrow \sigma_z = +\nu(\sigma_x + \sigma_y)$$



این همفرای طولی خواهد بود.

به شکل ای کشش همفرای داریم.
 ۱- بعد ضخامت نسبت به سایر ابعاد بزرگ باشد.
 ۲- نیروها (بارگذاری) در داخل همفرای باشد.

$$\begin{Bmatrix} \epsilon_x \\ \epsilon_y \\ \gamma_{xy} \end{Bmatrix} = \begin{bmatrix} \frac{1}{E} & -\frac{\nu}{E} & 0 \\ -\frac{\nu}{E} & \frac{1}{E} & 0 \\ 0 & 0 & \frac{1}{G} \end{bmatrix} \begin{Bmatrix} \sigma_x \\ \sigma_y \\ \tau_{xy} \end{Bmatrix} + \begin{Bmatrix} \epsilon_0 \\ \epsilon_0 \\ \gamma_0 \end{Bmatrix}$$

رابط کشش و کشش در کشش در بعد ۳

کشش همفرای ۳

نسبت پواسون

$$G = \frac{E}{2(1+\nu)}$$

Compliance matrix

ماتریس نرمی

نسبتی از بارگذاری

کشش اولیه (کشش حرارتی)

$$\epsilon = \nu \sigma + \epsilon_0$$

$$\sigma = E(\epsilon - \epsilon_0)$$

کشش همفرای ۳

$$\sigma = E(\epsilon - \epsilon_0)$$

$$\sigma = G(\gamma - \gamma_0)$$

ماتریس سختی

$$\begin{Bmatrix} \sigma_x \\ \sigma_y \\ \tau_{xy} \end{Bmatrix} = \frac{E}{1-\nu^2} \begin{bmatrix} 1 & \nu & 0 \\ \nu & 1 & 0 \\ 0 & 0 & \frac{1-\nu}{2} \end{bmatrix} \begin{Bmatrix} \epsilon_x \\ \epsilon_y \\ \gamma_{xy} \end{Bmatrix} + \begin{Bmatrix} \sigma_0 \\ \sigma_0 \\ \tau_0 \end{Bmatrix}$$

stiffness matrix

ماتریس سختی

حالت کشش همفرای ۳

* E → $\frac{E}{1-\nu^2}$

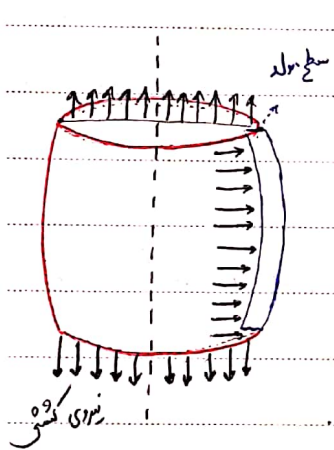
* ν → $\frac{\nu}{1-\nu}$

* G → G

$$\begin{Bmatrix} \sigma_x \\ \sigma_y \\ \tau_{xy} \end{Bmatrix} = \frac{E}{(1-\nu^2)^2} \begin{bmatrix} 1 & \nu & 0 \\ \nu & 1 & 0 \\ 0 & 0 & \frac{1-\nu}{2} \end{bmatrix}$$

$$\begin{bmatrix} \sigma_x \\ \sigma_y \\ \tau_{xy} \end{bmatrix} = \frac{E}{(1+\nu)(1-2\nu)} \begin{bmatrix} 1-\nu & \nu & 0 \\ \nu & 1-\nu & 0 \\ 0 & 0 & \frac{1-2\nu}{2} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} \epsilon_x \\ \epsilon_y \\ \gamma_{xy} \end{bmatrix}$$

برای درشت‌نمایی



تقادین محوری : این بار گسترده که به سطح جلد وارد می‌شود نیز حول محوری چرخیده و به تمام جهات وارد می‌شود مثلاً

تقادین CMC

در این مسائل هندسی باید دارای تقادین محوری باشد
با ابعاد نیز باید دارای تقادین محوری باشد

تقادین در نرم افزار آباکوس محوری تقادین محوری خاص است و فقط مربع جلد را می‌توانیم به آنر همین در بعدی
با تقادین می‌تواند به نیروی گسترده باشد و نیروی کششی باشد

super element / substructures : سوبر ایلمنٹ
برای ساده سازی و کاهش حجم محاسبات با اینکه ارشده اند

