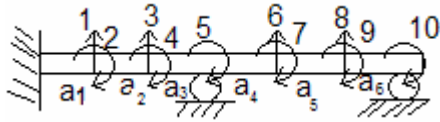


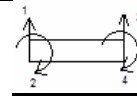
דף נוסחאות לאנליזת מבנים



אלמנטים סופיים

- $\Phi_i(x)$ - פונקצית צורה (l - מס' ד"ח גלובליות) תמיד גזירה (חלקה).
- Φ_i - של תזוזה/כוח - מקבלת 1 בנק' ד"ח l , ו-0 בכל ד"ח אחרת.
- Φ_i - של זווית/סיבוב/מומנט - 1 בנגזרת בנק' ד"ח, 0 בערך הפונקציה בנק'.
- a_i - אורך אלמנט i .

<p>כחול – פונקצית תזוזה של ד"ח 1. אדום – פונקצית סיבוב של ד"ח 5.</p>	
---	--



ברמת האלמנט

$$u^e \cong u^{e*} = \sum_i d_i \phi_i^e(x); i=1,2,3,4$$

$$\phi_1^e(x_1^e) = 1 \quad \phi_{i \neq 1}^e(x_1^e) = 0$$

Φ_3^e	Φ_1^e
Φ_4^e	Φ_2^e

פונקציות הרמיט (Hermite)

$$\phi_1^e(x) = -\frac{(x-x_2^e)^2 - h^e + 2(x_1^e - x)}{(h^e)^2}$$

$$\phi_3^e(x) = \frac{(x-x_1^e)(x-x_2^e)^2}{(h^e)^2}$$

$$\phi_2^e(x) = \frac{(x-x_1^e)^2 - h^e + 2(x_2^e - x)}{(h^e)^2}$$

$$\phi_4^e(x) = \frac{(x-x_1^e)^2 (x-x_2^e)}{(h^e)^2}$$

ריילי ריצ

$$\Pi(u) = \frac{1}{2} \int_0^L EI (u'')^2 dx - \left[\int_0^L f u dx + \sum_{n=1}^{N_p} u(x_p^{(n)}) P^{(n)} + \sum_{m=1}^{N_M} u'(x_M^{(m)}) M^{(m)} \right]$$

$$\Pi(u) = \Pi(d_1, \dots, d_N) \rightarrow \frac{\partial \Pi}{\partial d_i} = 0 \quad (N \text{ eq. in } N \text{ var.})$$

$$F_i = \int_0^L f \phi_i(x) dx + \sum_{n=1}^{N_p} \phi_i(x_p^{(n)}) + \sum_{m=1}^{N_M} \phi_i'(x_M^{(m)}) M^{(m)}$$

$$K_{ij} = \int_0^L \phi_i''(x) EI(x) \phi_j''(x) dx$$

$\bar{\bar{K}} \bar{\bar{d}} = \bar{\bar{F}}$: כאשר:

$\bar{\bar{K}}$ - מטריצת קשיחויות גלובלית. $\bar{\bar{d}}$ - וקטור נעלמים. $\bar{\bar{F}}$ - וקטור כוחות גלובלי.

עבור EI קבוע, פונקצית הקשיחות הלוקלית (עבור אלמנט):

$$\underline{\underline{K}}^e = \frac{EI}{(h^e)^3} \begin{pmatrix} 12 & 6h^e & -12 & 6h^e \\ 4(h^e)^2 & -6h^e & 2(h^e)^2 & \\ & 12 & -6h^e & \\ & & 4(h^e)^2 & \end{pmatrix}_{Sym.} \quad \underline{f}^e = \frac{\hat{f}^e h^e}{2} \begin{pmatrix} 1 \\ h^e/6 \\ 1 \\ -h^e/6 \end{pmatrix}$$

ממכאניקת מוצקים:	
$M = EIu''$	$V = -M'$
$\sigma_{xx} = -\frac{M(x)y}{I}$	$\tau = \frac{V(x)Q}{I \cdot b}$

תנודות אורכיות

$(AE\hat{u}')' + \Omega^2 \rho \hat{u}' - \hat{f} = 0 \quad 0 < x < L$	<u>בעיית התגובה בתדר</u>
--	--------------------------

(1) מצב מתמיד. (2) כל העומסים וגם התגובה הם בתדר Ω נתון.

בעיית התגובה בזמן של תנודות אורכיות של מוט

$-(AEu')' + f = \rho \ddot{u} \quad 0 < x < L$
--

$$u(0,t) = 0 \quad AEu'(L,t) = p(t)$$

$$u(x,0) = 0 \quad \dot{u}(x,0) = v_0(x)$$

תנודות עצמיות - פתרון בהפרדת משתנים עבור משוואה הומוגנית.

$$\frac{(AE\phi')'}{\rho\phi} = \frac{\ddot{T}}{T} = -\lambda \Rightarrow T = A \sin(\sqrt{\lambda}t) + B \cos(\sqrt{\lambda}t) \Rightarrow \boxed{\lambda = \omega^2}$$

$(AE\phi_n')' + \lambda\rho\phi_n = 0$: $\lambda_n = \omega_n^2$ מציאת
--	----------------------------------

אופני תנודה: ω_n - תדרים עצמיים. ϕ_n - פונקציות עצמיות.

תנודות רוחביות

תדרים עצמיים - פתרון בהפרדת משנים

$EIu^{IV} + \rho\ddot{u} = 0$	$\beta^4 \triangleq \frac{\omega^2 \rho}{EI}$
-------------------------------	---

$$\phi(x) = a_1 \sin(\beta x) + a_2 \cos(\beta x) + a_3 \sinh(\beta x) + a_4 \cosh(\beta x)$$

בעיית המצב המתמיד (תגובה בתדר)

$$\boxed{EIu^{IV} + \rho\ddot{u} = f} \Rightarrow \left(c \triangleq \sqrt{\frac{EI}{\rho}} \right) \Rightarrow c^2 \hat{u}^{IV} - \Omega^2 \hat{u} = \frac{f}{\rho}$$

$$u_{ss}(x,t) = \hat{u}(x) \sin(\Omega t) \text{ or } \hat{u}(x) \cos(\Omega t)$$

$$\hat{u} = \hat{u}_H + \hat{u}_P \quad \hat{u}_P = -\frac{f}{\Omega^2 \rho} \quad (f = \text{const})$$


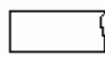



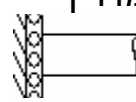

$$\boxed{EIu^{IV} + \rho\ddot{u} = f(x,t)} \quad \text{תגובה בזמן}$$

תנודות זוויתיות

אורכיות	$u(x,t)$	f	P	A	E
זוויתיות	$\theta(x,t)$	M	T	$J_o = \frac{\pi R^4}{2}$ כאשר לא מעגל: $J = 2 \int \psi dA$	$G = \frac{E}{2(1+\nu)}$

אורכיות	ρ	$c = \sqrt{\frac{EA}{\rho}}$	$(EAu')' + f = \rho\ddot{u}$
זוויתיות	$I_\rho = \frac{I_p \rho}{A}$ $I_p = \int_A r^2 dA$	$c = \sqrt{\frac{GJA}{I_p \rho}} = \sqrt{\frac{GA}{\rho}}$	$(GJu')' + M = I_\rho \ddot{\theta}$

קטלוג ת. שפה

$u = 0$ $EIu'' = M_0$	מומנט קצה 	$u'' = 0$ $u''' = 0$	חופשית 	$u = 0$ $u'' = 0$	סמך פשוט 
$u'' = 0$ $EIu''' = -ku$	קפיץ אנכי 	$u = 0$ $u' = 0$	רתום 	$u' = 0$ $u''' = 0$	מדריך 
		$EAu' = -ku$		קפיץ אופקי	

אנליזה מודלית

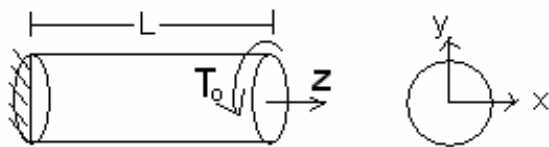
פונקציות ϕ_n אורתוגונאליות: $\int \phi_n \rho \phi_m = 0 = \delta_{n,m} = \begin{cases} 0 & n \neq m \\ 1 & n = m \end{cases}$

נרמול: $A = \frac{1}{\sqrt{\int_0^L \phi_n^*(x) \rho(x) dx}}$. בד"כ: $\phi_n^*(x) = \sin\left(\frac{n\pi}{L}x\right)$, $A = \sqrt{\frac{2}{\rho L}}$

$g(x) = \sum g_n \phi_n(x)$, $g_n = \int_0^L g(x) \rho(x) \phi_n(x) dx$

$u(x,t) = \sum_n \phi_n(x) T_n(t)$

פיתול



$\tau = \sigma_{z\theta} = G \cdot \alpha \cdot r$ $\tau = \frac{Tr}{J}$
 $\theta(L) = \alpha \cdot L$ $\alpha = \frac{T}{GJ}$

J – הקשיחות הגיאומטרית לפיתול (מומנט אינרציה פולארי).
 G – קשיחות החומר (מודול הגזירה)

עבור חתך טבעית: $J = \frac{1}{2} \pi (R_o^4 - R_i^4)$

שדה התזוזות בפיתול: $u_r = 0$ $u_\theta = \alpha \cdot z$ $u_z = 0$

עיקוש – היווצרות בליטות או שקעים בחתך עקב פיתול. מתרחש בחתכים שאינם עגולים.

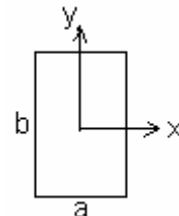
תיאורית סאן-ונאן

$\nabla^2 \psi = -2$ in A
 $\psi = 0$ on c

$\begin{cases} u_{z,x} = \alpha(\psi_{,y} + y) \\ u_{z,y} = -\alpha(\psi_{,x} + x) \end{cases}$

דוגמא עבור חתך מלבני:

$\sigma_{zx} = -\frac{8G\alpha a}{\pi^2} \sum_{n=0}^{\infty} \frac{(-1)^n \sinh(\lambda_n y) \cos(\lambda_n x)}{(2n+1)^2 \cosh\left(\lambda_n \frac{b}{2}\right)}$



$\sigma_{zy} = G\alpha \left[2x - \frac{8a}{\pi^2} \sum_{n=0}^{\infty} \frac{(-1)^n \cosh(\lambda_n y) \sin(\lambda_n x)}{(2n+1)^2 \cosh\left(\lambda_n \frac{b}{2}\right)} \right]$

$J = \frac{ba^3}{3} \left(1 - \frac{192a}{\pi^5 b} + \dots \right)$

$\tau_{max} = \beta G\alpha a$ $J = \beta_1 \alpha^3 b$

$\frac{b}{a}$	1	2	4	10	∞
β	0.675	0.93	0.997	1.000	1
β_1	0.141	0.229	0.281	0.312	0.333...
הערות	ריבוע – יותר איברים		דק דופן – איבר 1 או 2 לדיוק		

אם יחס המימדים $\frac{b}{a} \gtrsim 4$ אפשר להסתפק באיבר המוביל $J = \frac{bt^3}{3}$ $\tau_{\max} = 2G\alpha t$

סוגי חתכים

חתך סגור רב-תאי	חתך סגור חד תאי	חתך פתוח דק דופן	חתך מלא

חתך דק דופן פתוח

בקצוות: $\tau_{\max} = G\alpha t = \frac{T \cdot t}{J}$

קשיחות של חתך טבעתי סגור לעומת פתוח היא הרבה יותר גדולה!

$$(GJ)_{opened} = G\alpha\pi R \frac{t^3}{3} \quad (GJ)_{closed} \cong 2G\alpha\pi R^3 t$$

$$\frac{(GJ)_{closed}}{(GJ)_{opened}} = 3 \left(\frac{R}{t} \right)^2 \gg 1$$

בחתך דק דופן המורכב ממספר חלקים (כגון, חתך T המורכב מ-2 מלבנים), הקשיחות הגיאומטרית היא סכום הקשיחויות:

$$J_i = \frac{b_i t_i^3}{3}, \quad J_{tot} = \sum_1^N J_i, \quad \tau_{\max} = \frac{T \cdot t_i}{J_{tot}}, \quad \alpha = \frac{T}{GJ_{tot}}$$

חתך סגור חד תאי

s- קואורדינאטת מסלול.

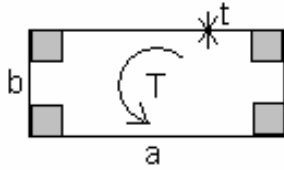
שטף הגזירה $q(s) = \tau(s)t(s)$. לאורך היקף חתך, שטף הגזירה קבוע.

השטח \hat{A} – הכלוא בחתך. $T = 2q\hat{A} \rightarrow q = \frac{T}{2\hat{A}} \rightarrow \tau(s) = \frac{q}{t(s)} = \frac{T}{2\hat{A} \cdot t(s)}$

$$W = \frac{1}{2} T\alpha L, \quad U = \frac{L}{2G} \int_c \tau^2 t ds \quad J = \frac{4\hat{A}^2}{\int_c \frac{ds}{t(s)}} = \frac{4\hat{A}^2}{\sum \frac{S_i}{t_i}} = \frac{4\hat{A}^2 t}{S}$$

made from parts

מניעת עיקוש



מניחים שכל המאמצים הולכים על חיזוקים שהוספו בקצוות

$$u_{z, corners} = u_0 \left(1 - e^{-\frac{z}{\delta}} \right); \quad u_0 = \frac{(a-b)T}{8Gabt}$$

$$\sigma_{zz} = \sigma_0 e^{-\frac{z}{\delta}}; \quad \sigma_0 = \frac{F}{A_S}; \quad \delta = \frac{1}{2} \sqrt{\frac{E_S}{G} \frac{a+b}{t} A_S}; \quad \sigma_0 \approx \frac{E_S u_0}{\delta}$$

A_S - שטח חתך של חיזוק. E_S - מודול יאנג של החיזוק

סוגי כפיפה

• כפיפה פשוטה:

- (1) כל העמיסה (כוחות/מומנטים) פועלים במישור אחד XZ.
- (2) לחתך יש לפחות ציר סימטריה אחד: X או Y.
- כפיפה "חצי כללית": ציר X או Y הוא ציר סימטריה
- כפיפה כללית: אין הגבלות

$$Q_y = \int_{\Omega} x dA = \bar{x}_{\Omega} A_{\Omega} \quad - \text{מרחק מרכז השטח של התחום } \Omega \text{ (התחום שחותכים בו מחפשים את המאמץ) ממרכז שטח החתך. בגלל שהמאמץ בחתכון}$$

$$q \equiv \tau \cdot t = \frac{V_x Q_y}{I_{yy}} \quad \text{אחיד פחות או יותר:}$$

$$\tau_{tot} = \tau_{d.s.} + \tau_T$$

$$M_V = V \cdot e_V = M_{d.s.} + T$$

$$q = \tau t = \frac{\dots \cdot V_x + \dots \cdot V_y}{I_{xx} I_{yy} - I_{xy}^2}$$

e_V - המרחק מהכוח לנק' היחוס.

אין פיתול כאשר $T = 0 \rightarrow \alpha = 0$, ומכאן מוצאים את e_V עבור מרכז הגזירה.

אלגוריתם לטיפול בגזירה של חתך פתוח

1. חישוב $\tau_{d.s.}$ מתוך כפיפה פשוטה: $\tau = \frac{VQ}{I \cdot t}$ (או חצי כללית או כללית)

2. לבדוק: האם המיקום של הקואו' הרלוונטית של מרכז הגזירה נתונה? אם כן, חישוב T מידי. אם לא, חישוב T מורכב.

גזירה ופיתול של מוט חד תאי דק דופן

$$q_{tot} = q_{d.s.} + q_T = \frac{VQ}{I} = \int_{-z/2}^{z/2} \tau dz$$

$$q(s) = q_{open}(s) + q^*; \quad q^* = \frac{M^*}{2\hat{A}} = \frac{V \cdot e_V - M_{open}}{2\hat{A}}$$

$$\alpha = \frac{\int \tau_T ds}{2G\hat{A}} = \frac{\int (\tau - \tau_{d.s}) ds}{2G\hat{A}} = \frac{\int \frac{q}{c} ds}{2G\hat{A}} = \beta_x (e_{vx}) V_X + \beta_y (e_{vy}) V_Y$$

$$e_{s.c.x} = e_{vx}|_{\beta_x=0}; \quad e_{s.c.y} = e_{vy}|_{\beta_y=0}$$

חתך סגור רב תאי

א) מבצעים חתכוני ייחוס בכל N התאים כך שייוצר חתך פתוח (פיקטיבית). מקבלים N קבועים לא ידועים q_j^* .

ב) מוצאים את q_{open} בעזרת הנוסחא המתאימה. למשל בכפיפה פשוטה, כאשר $q = q_{open} + q^*$ בכל דופן בנפרד.

ג) נבחר נק יחוס O.

ד) נחשב מ- q_{open} את המומנט שהוא יוצר M_{open} סביב O.

ה) נחשב את המומנט "החיצוני": $M_V = V_x e_{Vx} + V_y e_{Vy}$

ו) נכתוב משוואות של מאזן מומנטים: $M_V = M_{open} + 2 \sum_j \hat{A}_j q_j^*$

ז) זווית הפיתול של תא j:

$$\alpha = \alpha_j = \frac{\int \frac{q}{c_j} ds}{2G\hat{A}_j} = \frac{\int (q_{open} + q^*) ds}{2G\hat{A}_j t_j}; \quad j = 1 \dots N$$

$$\alpha_j = \alpha_{j+1}$$

נקבל עוד N-1 משוואות ב-N נעלמים (בנוסף לסעיף הקודם)

ח) פותרים את המע' עד N מש' ו-N נעלמים ומוצאים את כל q^* .

השפעת חיזוקים

מיקום הציר הניטרלי: $\bar{y} = \frac{\sum A_i y_i}{\sum A_i}$. מומנט אינרציה: $I = \sum A_i d_i^2$

ללא חיזוקים: $Q = A_\Omega \bar{x}_\Omega$. החיזוקים: $Q = \sum A_i x_i$

פיגור גזירה

