

มหาวิทยาลัยสงขลานครินทร์  
คณะวิศวกรรมศาสตร์

สอบปลายภาค ประจำภาคการศึกษา 2  
วันที่ 25 กุมภาพันธ์ 2551  
วิชา Intro to Theory of elastic stability  
รหัสวิชา 221-402

ปีการศึกษา 2550  
เวลา 9.00 – 12.00 น.  
ห้องสอบ R300  
ผู้สอน ผศ.เอกรัฐ สมศรีรัฐกิจ

ชื่อ-สกุล.....

รหัส.....

คำชี้แจง

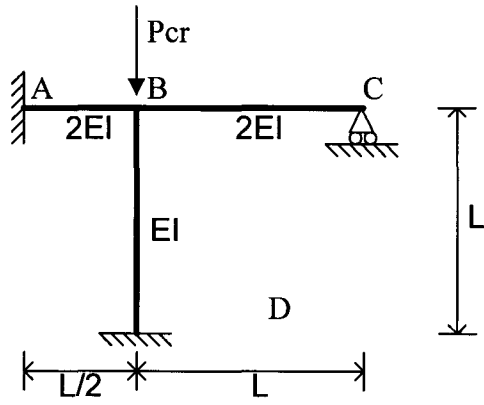
1. ข้อสอบทั้งหมดมี 4 ข้อ คะแนนรวม 100 คะแนน ดังแสดงในตารางข้างล่าง
2. ข้อสอบมีทั้งหมด 12 หน้า (ไม่รวมปก) ผู้สอบต้องตรวจสอบว่ามีครบทุกหน้าหรือไม่ (ก่อนลงมือทำ) และห้ามแกะหรือฉีกข้อสอบออกจากเล่ม
3. ให้ทำหมดทุกข้อลงในกระดาษคำตอบ
4. ห้ามนำเอกสารใดๆ เข้าห้องสอบ ทูจริตจะได้ E
5. อนุญาตให้ใช้เครื่องคิดเลขได้ทุกชนิด
6. ให้เขียนรหัสในสมุดคำถามทุกหน้า
7. กระดาษทดที่แจกให้ไม่ต้องส่งคืน ถ้าไม่พอขอเพิ่มที่อาจารย์คุมสอบ
8. ห้ามหยิบ หรือยืมสิ่งของใดๆ ของผู้อื่นในห้องสอบ

ตารางคะแนน

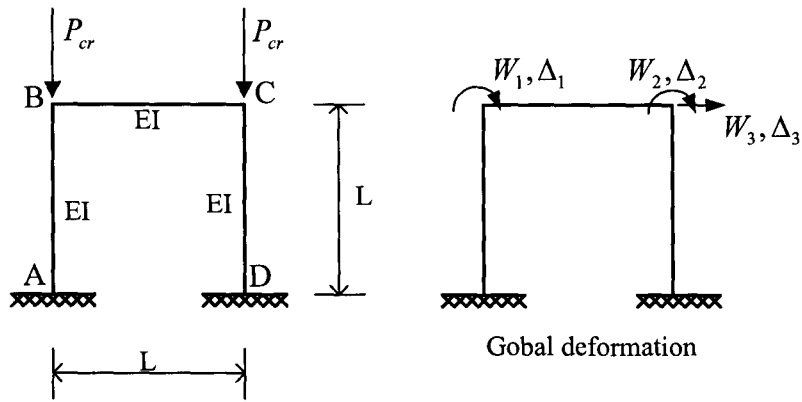
ข้อที่	คะแนนเต็ม	ได้
1	25	
2	25	
3	25	
4	25	
รวม	100	

ทูจริตในการสอบ โทษขั้นต่ำ คือ พักการเรียน 1 ภาคการศึกษา และปรับตกในรายวิชาที่ทูจริต

ข้อที่ 1 จงวิเคราะห์แรงวิกฤตของโครงข้อแข็งดังแสดงในรูป โดยวิธีสมการความลาดชัน-การโก่งตัว (Slope Deflection Method)



ข้อที่ 2 จงวิเคราะห์แรงวิกฤตของเสาในโครงข้อแข็งดังแสดงในรูปโดยวิธีเมตริกซ์



ข้อที่ 3 สมการที่ a เป็นสมการกำลังสามของแรง  $P$  (แรงอัดตามแนวแกน) ซึ่งรากของสมการคือแรงวิกฤตของชิ้นส่วนสำหรับกรณีที่มีหน้าตัดใดๆ ที่คำนึงผลของการบิดด้วย จงวิเคราะห์แรงวิกฤต และรูปแบบการวิบัติของเสารูปรางน้ำ (Channel) ขนาด C200\*75\*4 mm กำหนดให้เสายาว 3 m  $E=2.1 \cdot 10^6$  ksc และ  $G=0.8 \cdot 10^6$  ksc

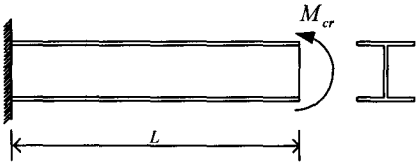
$$(P_y - P)(P_x - P)(P_\phi - P) - (P_y - P) \frac{P^2 x_0^2}{r_0^2} - (P_x - P) \frac{P^2 y_0^2}{r_0^2} = 0 \quad (a)$$

โดยที่  $P_y = \frac{\pi^2 EI_y}{L^2}$     $P_x = \frac{\pi^2 EI_x}{L^2}$     $P_\phi = \frac{1}{r_0^2} \left[ GJ + \frac{\pi^2 EC_w}{L^2} \right]$

$$r_0^2 A = \int_A (x^2 + y^2) dA = I_x + I_y$$

ข้อที่ 4 จงวิเคราะห์แรงวิกฤตของคานยี่นที่มีหน้าตัดรูปตัวไอมีความยาว  $L$  ดังแสดงในรูป โดยวิธีเรย์ลี-ริตซ์ สมมติฟังก์ชันการเปลี่ยนรูปคือ  $u = A(1 - \cos(\pi z/L))$  และ  $\beta = B(1 - \cos(\pi z/L))$  กำหนดให้ Total Potential Energy ในกรณีที่คานรับโมเมนต์คัตคือ

$$U + V = \frac{1}{2} EI_y \int_0^L \left(\frac{d^2 u}{dz^2}\right)^2 dz + \frac{1}{2} GJ \int_0^L \left(\frac{d\beta}{dz}\right)^2 dz + \frac{1}{2} EC_w \int_0^L \left(\frac{d^2 \beta}{dz^2}\right)^2 dz - M \int_0^L \frac{du}{dz} \frac{d\beta}{dz} dz$$



เอกสารประกอบ

Slope Deflection Equation

$$M_A = \frac{EI}{L}(\alpha_n \theta_A + \alpha_f \theta_B) - (\alpha_n + \alpha_f) \frac{\Delta}{L} + M_{AB}^F$$

$$M_B = \frac{EI}{L}(\alpha_f \theta_A + \alpha_n \theta_B) - (\alpha_n + \alpha_f) \frac{\Delta}{L} + M_{BA}^F$$

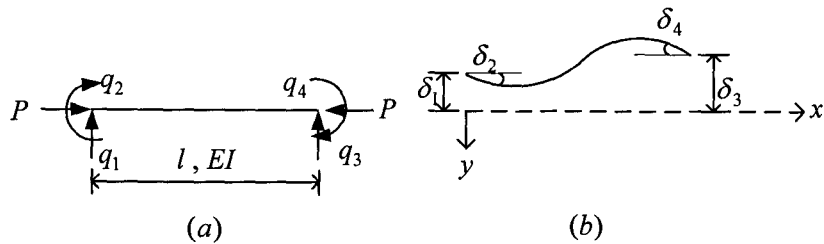
โดยที่ 
$$\phi_n = \frac{1}{(kL)^2} (1 - kL \cot kL)$$

$$\phi_f = \frac{1}{(kL)^2} (kL \csc kL - 1)$$

$$\alpha_n = \frac{\phi_n}{\phi_n^2 - \phi_f^2}$$

$$\alpha_f = \frac{\phi_f}{\phi_n^2 - \phi_f^2}$$

Matrix Stiffness



$$\begin{Bmatrix} q_1 \\ q_2/l \\ q_3 \\ q_4/l \end{Bmatrix} = \frac{EI}{l^3} \begin{bmatrix} 12 & -6 & -12 & -6 \\ -6 & 4 & 6 & 2 \\ -12 & 6 & 12 & 6 \\ -6 & 2 & 6 & 4 \end{bmatrix} - \frac{P}{l} \begin{bmatrix} 6 & -1 & 6 & -1 \\ 5 & 10 & 5 & 10 \\ -1 & 2 & 1 & -1 \\ -10 & 15 & 10 & -30 \\ -6 & 1 & 6 & 1 \\ -5 & 10 & 5 & 10 \\ -1 & 1 & 1 & 2 \\ -10 & -30 & 10 & 15 \end{bmatrix} \begin{Bmatrix} \delta_1 \\ \delta_2/l \\ \delta_3 \\ \delta_4/l \end{Bmatrix}$$

ตารางที่ A4 สัมประสิทธิ์ความลาดชัน-การโก่งตัวของชิ้นส่วนรับแรงอัดแนวแกน  
(Slope-deflection coefficients for uniform members under axial loads)

$\frac{P}{P_{cr}}$	$kL$	$\phi_n$	$\phi_f$	$\alpha_n$	$\alpha_f$	$\alpha_n + \alpha_f$	$\alpha_n - \frac{\alpha_f^2}{\alpha_n}$
3.9	6.2041	2.0611	-2.0674	-78.3349	78.5771	0.2422	0.4852
3.8	6.1241	1.0444	-1.0574	-38.1745	38.6503	0.4758	0.9575
3.7	6.0430	0.7030	-0.7230	-24.6852	25.3865	0.7013	1.4225
3.6	5.9608	0.5303	-0.5576	-17.8668	18.7860	0.9192	1.8857
3.5	5.8774	0.4250	-0.4600	-13.7190	14.8490	1.1301	2.3531
3.4	5.7928	0.3532	-0.3963	-10.9082	12.2425	1.3342	2.8316
3.3	5.7070	0.3004	-0.3523	-8.8629	10.3950	1.5321	3.329
3.2	5.6199	0.2594	-0.3206	-7.2971	9.0212	1.7241	3.8553
3.1	5.5313	0.2260	-0.2974	-6.0519	7.9625	1.9105	4.4242
3.0	5.4414	0.1979	-0.2802	-5.0320	7.1236	2.0917	5.0523
2.9	5.3499	0.1734	-0.2676	-4.1765	6.4443	2.2678	5.7671
2.8	5.2569	0.1514	-0.2586	-3.4449	5.8842	2.4393	6.6059
2.7	5.1622	0.1310	-0.2526	-2.8091	5.4154	2.6063	7.6303
2.6	5.0657	0.1118	-0.2494	-2.2490	5.0180	2.7691	8.9475
2.5	4.9673	0.0930	-0.2486	-1.7499	4.6777	2.9278	10.7513
2.4	4.8669	0.0742	-0.2502	-1.3006	4.3833	3.0827	13.4723
2.3	4.7645	0.0550	-0.2542	-0.8926	4.1266	3.2340	18.1815
2.2	4.6597	0.0347	-0.2610	-0.5194	3.9012	3.3818	28.7813
2.1	4.5526	0.0128	-0.2707	-0.1757	3.7020	3.5263	77.8328
2.0	4.4429	-0.0115	-0.2842	0.1428	3.5248	3.6676	-86.8444
1.9	4.3304	-0.0394	-0.3022	0.4394	3.3665	3.8059	-25.3121
1.8	4.2149	-0.0726	-0.3263	0.7170	3.2244	3.9414	-13.7128
1.7	4.0961	-0.1133	-0.3588	0.9779	3.0962	4.0741	-8.8253
1.6	3.9738	-0.1658	-0.4036	1.2240	2.9801	4.2041	-6.0320
1.5	3.8476	-0.2372	-0.4681	1.4570	2.8747	4.3317	-4.2150

ตารางที่ A4 (ต่อ) สัมประสิทธิ์ความลาดชัน-การโก่งตัวของชิ้นส่วนรับแรงอัดแนวแกน  
(Slope-deflection coefficients for uniform members under axial loads)

$\frac{P}{P_{cr}}$	$kL$	$\phi_n$	$\phi_f$	$\alpha_n$	$\alpha_f$	$\alpha_n + \alpha_f$	$\alpha_n - \frac{\alpha_f^2}{\alpha}$
1.4	3.7172	-0.3422	-0.5666	1.6782	2.7785	4.4568	-2.9227
1.3	3.5820	-0.5145	-0.7329	1.8889	2.6906	4.5795	-1.9437
1.2	3.4414	-0.8554	-1.0682	2.0901	2.6100	4.7001	-1.1691
1.1	3.2949	-1.8716	-2.0792	2.2827	2.5358	4.8185	-0.5343
1.0	3.1414	2026.5757	2026.3730	2.4676	2.4673	4.9349	0.0006
0.9	2.9802	2.1737	1.9757	2.6451	2.4041	5.0493	0.4601
0.8	2.8098	1.1595	0.9658	2.8161	2.3456	5.1617	0.8621
0.7	2.6283	0.8197	0.6300	2.9810	2.2912	5.2723	1.2203
0.6	2.4333	0.6487	0.4628	3.1404	2.2407	5.3811	1.5417
0.5	2.2212	0.5452	0.3630	3.2946	2.1936	5.4882	1.8341
0.4	1.9867	0.4757	0.2969	3.4440	2.1496	5.5937	2.1023
0.3	1.7204	0.4255	0.2500	3.5890	2.1085	5.6975	2.3503
0.2	1.4046	0.3874	0.2150	3.7298	2.0700	5.7999	2.5870
0.1	0.9930	0.3575	0.1881	3.8668	2.0339	5.9007	2.7970
0.0	0.0000	0.3333	0.1667	4.0000	2.0000	6.0000	3.0000

โดยที่

$$kL = L\sqrt{\frac{P}{EI}} = \pi\sqrt{\frac{PL^2}{\pi EI}} = \pi\sqrt{\frac{P}{P_{cr}}}$$

$$\phi_n = \frac{1}{(kL)^2} (1 - kL \cot kL)$$

$$\phi_f = \frac{1}{(kL)^2} (kL \csc kL - 1)$$

$$\alpha_n = \frac{\phi_n}{\phi_n^2 - \phi_f^2}$$

$$\alpha_f = \frac{\phi_f}{\phi_n^2 - \phi_f^2}$$

$$\sin^2 \theta = \frac{1 - \cos 2\theta}{2}$$

$$\cos^2 \theta = \frac{1 + \cos 2\theta}{2}$$

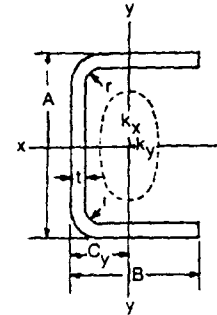
$$ax^2 + bx + c = 0$$

Soln 
$$x = \frac{-b \pm \sqrt{b^2 - 4ac}}{2a}$$



ขนาดระบุของเหล็กรูปรางน้ำหนักมิลิตเยิน (light channels)

โมเมนต์อินเนอร์เซีย  $I = ak^2$   
 รัศมีไจเรชัน  $k = \sqrt{\frac{I}{a}}$   
 เช็คชั้น โมดูลัส  $S = \frac{I}{c}$



ขนาด A x B x t มิลลิเมตร	น้ำหนัก กิโลกรัม ต่อเมตร	พื้นที่หน้าตัด a ตาราง เซนติเมตร	ความยาวด้าน มิลลิเมตร		ความหนา t มิลลิเมตร	รัศมีส่วนโค้ง r มิลลิเมตร	ระยะห่างจากศูนย์กลาง C <sub>y</sub> เซนติเมตร	โมเมนต์อินเนอร์เซีย (เซนติเมตร) <sup>4</sup>		รัศมีไจเรชัน เซนติเมตร		เช็คชั้นโมดูลัส (เซนติเมตร) <sup>3</sup>	
			A	B				I <sub>x</sub>	I <sub>y</sub>	k <sub>x</sub>	k <sub>y</sub>	S <sub>x</sub>	S <sub>y</sub>
60 x 30 x 2.3	2.03	2.59	60	30	2.3	2.3	0.86	14.2	2.26	2.34	0.94	4.72	1.06
80 x 40 x 4	2.03	5.87	80	40	4.0	4.0	1.18	55.4	8.91	3.07	1.23	13.9	3.16
100 x 50 x 4	2.03	7.47	100	50	4.0	4.0	1.41	113	18.2	3.89	1.56	22.6	5.09
125 x 65 x 4	2.03	9.67	125	65	4.0	4.0	1.84	236	40.6	4.94	2.05	37.7	8.71
150 x 75 x 4	2.03	11.5	150	75	4.0	4.0	2.06	404	64.2	5.93	2.36	53.8	11.8
200 x 75 x 4	2.03	13.5	200	75	4.0	4.0	1.78	792	69.9	7.67	2.28	79.2	12.2

TABLE A-3. PROPERTIES OF SECTIONS  
 O = shear center J = torsion constant C<sub>w</sub> = warping constant

	$J = \frac{2bt_f^3 + ht_w^3}{3}$ $C_w = \frac{t_f h^3 b^3}{24}$	<p>If <math>t_f = t_w = t</math>:</p> $J = \frac{t^3}{3} (2b + h)$
	$e = h \frac{b_1^3}{b_1^3 + b_2^3}$ $J = \frac{(b_1 + b_2)t_f^3 + ht_w^3}{3}$ $C_w = \frac{t_f h^3 b_1^2 b_2^2}{12 b_1^3 + b_2^3}$	<p>If <math>t_f = t_w = t</math>:</p> $J = \frac{t^3}{3} (b_1 + b_2 + h)$
	$e = \frac{3b^2 t_f}{6bt_f + ht_w}$ $J = \frac{2bt_f^3 + ht_w^3}{3}$ $C_w = \frac{t_f b^3 h^3 3bt_f + 2ht_w}{12 6bt_f + ht_w}$	<p>If <math>t_f = t_w = t</math>:</p> $e = \frac{3b^2}{6b + h}$ $J = \frac{t^3}{3} (2b + h)$ $C_w = \frac{tb^3 h^3 3b + 2h}{12 6b + h}$
	$J = \frac{2bt_f^3 + ht_w^3}{3}$ $C_w = \frac{b^3 h^3}{12(2b + h)^2} \times [2t_f(b^2 + bh + h^2) + 3t_w bh]$	<p>If <math>t_f = t_w = t</math>:</p> $J = \frac{t^3}{3} (2b + h)$ $C_w = \frac{tb^3 h^3 b + 2h}{12 2b + h}$
	$e = 2a \frac{\sin \alpha - \alpha \cos \alpha}{\alpha - \sin \alpha \cos \alpha}$ $J = \frac{2aat^3}{3}$ $C_w = \frac{2ta^4}{3} \times \left[ \alpha^2 - \frac{6(\sin \alpha - \alpha \cos \alpha)^2}{\alpha - \sin \alpha \cos \alpha} \right]$	<p>If <math>2\alpha = \pi</math>:</p> $e = \frac{4a}{\pi} \quad J = \frac{\pi at^3}{3}$ $C_w = \frac{2ta^4}{3} \left( \frac{\pi^2}{8} - \frac{12}{\pi} \right) = 0.0374ta^4$