

# آنالیز تنش‌های حرارتی در ورقه‌های چند لایه‌ای مدور

ترجمه از مجله Machine Design

از:

مهندس عبدالعباس ایرانی

چکیده:

در طراحی سپرهای حرارتی (Heat shields) - سدهای تشعشی (Radiation barriers) و سیستم‌های محافظتی در مقابل شهاب‌های آسمانی (Meteoroid - Protection systems) برای وسایل تقویه فضایی استفاده از ورقه‌های چند لایه‌ای معمول شده که در آنها لایه‌های محافظتی بعنوان قسمتی از ساختمان اصلی که نیروهای وارده را تحمل میکنند به حساب می‌آید. برای این نوع قطعات، خیزها (Deflections) تنش‌های شعاعی - تنش‌های هوب (Hoop) تنش‌های چسبندگی بین لایه‌ها (Bondstresses) باید محاسبه گردند. مخصوصاً تنش‌های چسبندگی بین لایه‌ها دارای اهمیت هستند زیرا جدایی بین لایه‌ها باعث خرابی سیستم میشود. در این مقاله معادلات و دیاگرام‌های لازم جهت محاسبه و تجزیه و تحلیل تنش‌های فوق و خیزها در یک ورقه چند لایه‌ای مدور که تحت اثر حرارت متغیر در دو جهت شعاعی و عمقی قرار می‌گیرد ارائه میشود، این متد برای ورقه‌های چند لایه‌ای قابل استفاده است.

## علائم اختصاری (NOMENCLATURE)

شماره	علامت	واحد	توضیح
1	$A_p$	—	ضریب تابع خیز
2	$a_p$	—	ضریب تابع چند جمله‌ای
3	$F_p$ و $B_p$	—	ضرایب توابع مربوط به مولفه MEMBRANE تنش‌های هوب و شعاعی
4	b	in.	شعاع ورقه مدور
5	$C_p$	—	ضریب مولفه خمشی تنش شعاعی
6	$G_p$	—	ضریب مولفه خمشی تنش هوب
7	D	lb - in.	سختی خمشی (IE)
8	E	psi	مدول الاستیسیته

شماره	علامت	واحد	توضیح
9	h	.in	ضخامت ورقه
10	K	lb/in	سختی دوبعدی ورقه in-Plane Plate
11	N	psi	مولفه عمودی تنش چسبندگی Rigidity
12	n	—	تعداد لایه های ورقه
13	r	in.	محور شعاعی
14	S	psi	مولفه برشی تنش چسبندگی
15	T	F	درجه حرارت در هر نقطه از ورقه
16	$T_o(Z)$	F	تابع تغییرات درجه حرارت در عمق ورقه
17	W	in.	مقدار خمیز ورقه
18	Z'	in.	محور عمودی نشان دهنده ضخامت که بعد از آن بالای ورقه است
19	$\alpha$	in./in. — F	ضریب انبساط خطی
20	$\nu$	—	نسبت پواسون (ضریب پواسون)
21	$\sigma_r$	psi	تنش در جهت شعاع (تنش شعاعی)
22	$\sigma_\theta$	psi	تنش هوب Hoop stress

### معادلات عمومی

در این متن نسبت پواسون ( $\nu$ ) برای تمام لایه ها مقدار ثابتی در نظر گرفته میشود، مدول الاستیسیته ( $E$ ) و ضریب انبساط خطی ( $\alpha$ ) ممکن است برای لایه های مختلف دارای مقادیر مختلفی باشد. اگر مقاطع صفحه ای ورقه را بعد از خمش بصورت همان صفحه (دوبعدی) در نظر بگیریم تغییر شکلهای ورقه فقط بستگی به خمش و ضریب سختی دوبعدی ورقه (سختی در صفحه) دارد معادله آن بصورت زیر است.

$$D = \frac{1}{3(1-\nu^2)} \sum_{i=1}^n E_i (Z_i^3 - Z_{i-1}^3) \quad (1)$$

در این معادله مقدار  $K$  برابر است با:

$$K = \sum_{i=1}^n E_i (Z_i - Z_{i-1}) \quad (2)$$

و مقدار  $Z$  از رابطه زیر بدست می آید:

$$Z = Z' - Z''$$

$Z'$  روی شکل مشخص شده و  $Z''$  برابر است با:

$$Z'' = \frac{\sum_{i=1}^n E_i [(Z'_i)^2 - (Z'_{i-1})^2]}{2 \sum_{i=1}^n E_i (Z'_i - Z'_{i-1})} \quad (3)$$

در فرمول‌های بالا  $i$  شماره لایه است که از بالای ورقه (لایه اول  $i=1$ ) شروع میشود و واضح است که  $n, Z'_0=0$  تعداد لایه‌ها میباشد.

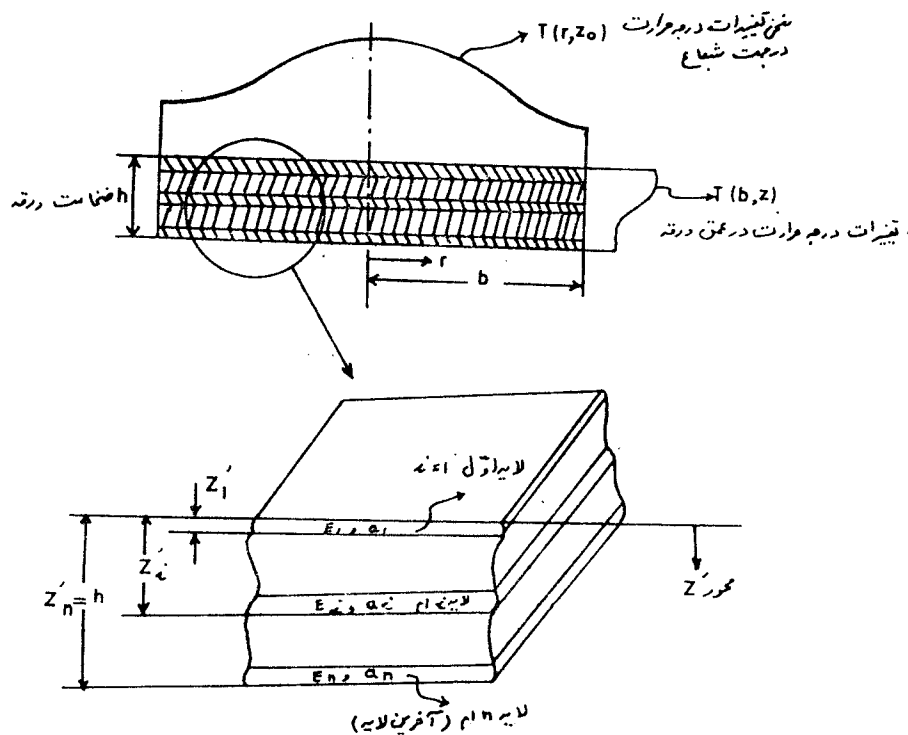
تقارن در توزیع درجه حرارت شعاعی مطابق شکل ۱-۲ (منحنی تغییرات شعاعی درجه حرارت نسبت به محوری که از مرکز می‌گذرد تقارن دارد) را میتوان با معادله زیر نشان داد. معادله زیر تغییرات شعاعی و عمقی را نشان میدهد.

$$T(r,Z) = T_0(Z) \sum_{p=0}^q a_p \left( \frac{r}{b} \right)^p$$

و یا:

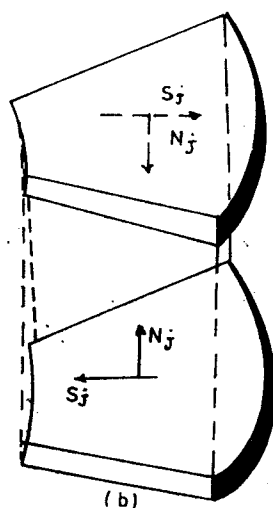
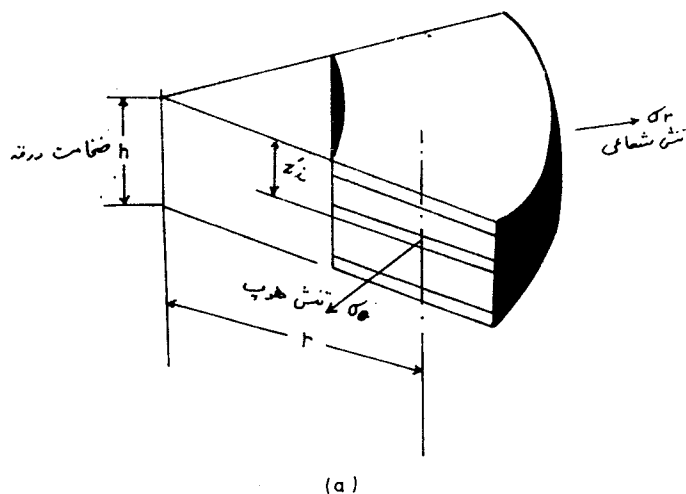
$$T(r,Z) = T_0(Z) \left[ a_0 + a_1 \left( \frac{r}{b} \right) + a_2 \left( \frac{r}{b} \right)^2 + \dots + a_q \left( \frac{r}{b} \right)^q \right] \quad (4)$$

در معادله (4)  $T_0(z)$  تغییرات درجه حرارت را در عمق ورقه نشان میدهد و مقدار  $a_p \left( \frac{r}{b} \right)^p$  که یک عبارت چند جمله‌ای است بخاطر تغییرات شعاعی درجه حرارت میباشد. ضریب  $a_p$  از فرم معادله تغییرات درجه حرارت که برای هر ورقه مشخص است بدست می‌آید یعنی با مقایسه معادله کلی (4) با معادله‌ها که داده میشود مقادیر مجهول نظیر ضریب  $a_p$  را بدست می‌آوریم. مقدار  $q$  نمای تابع چند جمله‌ای درجه حرارت میباشد و باز هم از مقایسه معادله کلی (4) با معادله‌ای که برای ورقه مورد مطالعه داریم



فن ۱- برش یک ورقه چند لایه‌ای مدور که منحنی تغییرات درجه حرارت در جهت شعاعی و عمقی نشان داده شده.

بدست میآید. معادلات و منحنی‌های طراحی که در اینجا آورده میشوند برای تجزیه و تحلیل تنش هاوخیزها در چهار حالت مختلف است. این چهار شرایط بصورت زیر هستند.



ش ۲- (a) تنش‌های شعاعی و تنش‌های هوب در یک ورقه. (b) مؤلفه‌های برشی و نرمال تنش چسبندگی بین دو لایه زام ۱ و زام ۱+.

۱- لبه خارجی در مقابل دوران ثابت و در مقابل انبساط شعاعی آزاد است.

a- در این حالت مقدار خیز نرمال  $W$  در اثر درجه حرارت بفرم  $T_0(z) \left[ a_p \left( \frac{r}{b} \right)^p \right]$  بصورت

زیر است.

$$W = - \frac{b^2 K_1 a_p}{D} A_p \quad (5)$$

$$K_1 = \int_{Z_0}^{Z_n} E \alpha T_0(Z) Z dZ \quad (6)$$

b- مقدار تنش شعاعی (Radial stress) در اینحالت از فرمول زیر بدست میآید.

$$\sigma_r = E_i a_p \left[ \frac{K_2}{K} B_p + \frac{K_1}{D(1-\nu)^2} C_p Z - \frac{\alpha_i}{1-\nu} T_o \left( \frac{r}{b} \right)^p \right] \quad (7)$$

c- مقدار تنش هوب (Hoop stress). مقدار این تنش از فرمول زیر محاسبه میگردد.

$$\sigma_\theta = E_i a_p \left[ \frac{K_2}{K} F_p + \frac{K_1 G_p}{D(1-\nu^2)} Z - \frac{\alpha_i}{1-\nu} T_o \left( \frac{r}{b} \right)^p \right] \quad (8)$$

مقدار  $K_2$  در معادلات (7) و (8) برابر است با:

$$K_2 = \int_{Z_0}^{Z_n} E \alpha T_o(Z) dZ \quad (9)$$

توابع عددی  $A_p$ ،  $B_p$ ،  $C_p$ ،  $F_p$  و  $G_p$  در شکلهای 3-4-5-6-7 مشخص شده اند، و این توابع با داشتن مقادیر  $\left( \frac{r}{b} \right)$  و  $P$  با استفاده از دیاگرام بدست میآیند.

d- مقدار تنش چسبندگی بین لایه ها (Bond stress) از فرمولهای زیر قابل محاسبه است.

$$S_j = \frac{P r^{p-2}}{b_p(1-\nu)} a_p \left[ -\frac{K_2}{K} \sum_{i=1}^j E_i (Z_i - Z_{i-1}) - \frac{K_1}{2D(1-\nu^2)} \sum_{i=1}^j E_i (Z_i^2 - Z_{i-1}^2) + \int_{Z_0}^{Z_j} E \alpha T_o(Z) dZ \right] \quad \text{مؤلفه برشی تنش چسبندگی} \quad (10)$$

$$N_j = \frac{p^2 r^{p-2}}{b_p(1-\nu)} a_p \left\{ \frac{K^2}{K} \left[ Z_j \sum_{i=1}^j E_i (Z_i - Z_{i-1}) - \sum_{i=1}^j \frac{E_i}{2} (Z_i^2 - Z_{i-1}^2) \right] + \frac{K_1}{(1-\nu^2)D} \left[ \frac{Z_j}{2} \sum_{i=1}^j E_i (Z_i^2 - Z_{i-1}^2) - \frac{1}{3} \sum_{i=1}^j E_i^3 (-Z_{i-1}^3) \right] + \int_{Z_0}^{Z_j} (Z - Z_j) E \alpha T_o(Z) dZ \right\} \quad (11)$$

مؤلفه نرمال تنش چسبندگی بین دو لایه  $J$  ام و  $J+1$  ام

۲- لایه خارجی در مقابل دوران و انبساط شعاعی آزاد است.

اگر لایه خارجی در مقابل دوران آزاد باشد با اضافه نمودن مقادیر زیر به معادلات 5 و 7 و 8

تنش ها و خیز در اینحالت بدست میآیند.

$$W_r = W + W'$$

در فرمول اخیر  $W_1$  خیز برای حالت (۲) و  $W$  خیز برای حالت (۱) یعنی همان فرمول (5) و  $W'$  از معادله (12) بدست میآید.

$$W' = \frac{b^2 a p K_1}{D(1-\nu^2)} \left[ \frac{(1-r^2)/b^2}{p+2} \right] \quad (12)$$

و برای تنش شعاعی میتوان نوشت

$$\sigma_{rr} = \sigma_r + \sigma_r'$$

که  $\sigma_{rr}$  تعداد تنش در حالت (۲) است،  $\sigma_r$  تعداد تنش در حالت (۱) و  $\sigma_r'$  از معادله (13) بدست میآید.

$$\sigma_r' = \sigma_\theta' = E_i a_p \left[ \frac{K_1}{D(1-\nu^2)} \times \frac{2}{(1-\nu^2)(p+2)} \right] Z \quad (13)$$

برای تنش هوب هم رابطه زیر را داریم:

$$\sigma_{\theta 2} = \sigma_\theta + \sigma_\theta'$$

۳- لبه خارجی در مقابل دوران و انبساط شعاعی ثابت شده.

در این حالت خیزها از همان معادله (5) بدست میآید. ولی برای تعیین مقادیر تنش های شعاعی و عوب باید به آن مقادیر در روابط (7) و (8) مقدار رابطه (14) را اضافه نمود یعنی:

$$\sigma_{r3} = \sigma_r + \sigma_r'' \quad \text{۲ تنش شعاعی در حالت}$$

$$\sigma_{\theta 3} = \sigma_\theta + \sigma_\theta'' \quad \text{۲ تنش هوب در حالت}$$

$\sigma_r$  و  $\sigma_\theta$  مقدار این تنش ها برای حالت (۱) میباشد و  $\sigma_r''$  و  $\sigma_\theta''$  از فرمول زیر بدست میآیند.

$$\sigma_r'' = \sigma_\theta'' = -E_i a_p \frac{K_2}{K} \left[ \frac{2}{(1-\nu)(p+2)} \right] \quad (14)$$

۴- لبه خارجی در مقابل دوران آزاد ولی انبساط شعاعی ندارد. در این حالت برای تعیین خیزها

باید دو معادله (5) و (12) را جمع نمود و تنش شعاعی با اضافه نمودن  $\sigma_r'$  و  $\sigma_r''$  به معادله (7) بدست میآید. تنش هوب با اضافه نمودن  $\sigma_\theta'$  و  $\sigma_\theta''$  به معادله (8) بدست میآید.

$$\sigma_{r4} = \sigma_r + \sigma_r' + \sigma_r''$$

$$\sigma_{\theta 4} = \sigma_\theta + \sigma_\theta' + \sigma_\theta''$$

در این دو رابطه  $\sigma_r$  همان معادله (7) و  $\sigma_\theta$  رابطه (8) است.

در زیر یک مثال طراحی حل میشود، در این مثال یک ورقه مدور تحت تأثیر درجه حرارت متغیر در دو جهت شعاعی و عمقی قرار میگیرد تنش های بوجود آمده در اثر این حرارت بررسی و تجزیه و تحلیل میشود.

**مثال طراحی** - یک ورقه دولایه از فولاد و تیتانیوم تحت تأثیر حرارت متغیر در دو جهت شعاعی

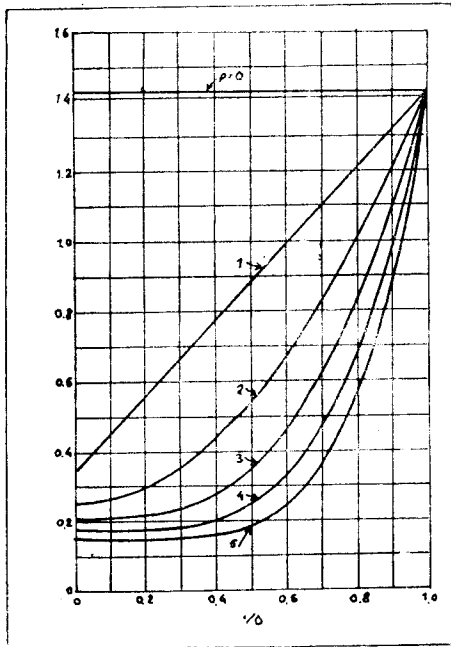
و عمقی قرار میگیرد، مدله تغییرات درجه حرارت برای ورقه بصورت زیر است، تغییرات درجه حرارت در

سطح تیتانیوم بفرم سهمی (Parabola) که درجه حرارت در مرکز ورقه 800 و در لبه آن 300 میباشد.

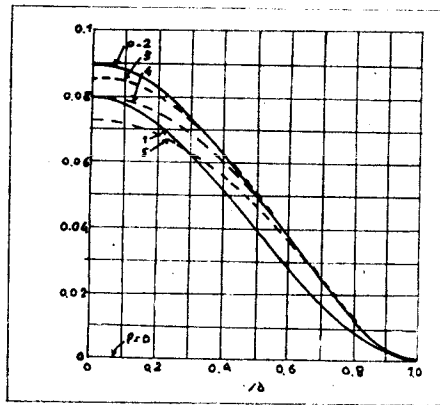
تغییرات درجه حرارت در عمق ورقه بصورت خطی است مطابق شکل ۸-a. معادله تغییرات درجه حرارت:

$$T = (1 - 4Z') \left[ 800 - 500 \left( \frac{r}{b} \right)^2 \right] \quad (15)$$

لبه خارجی در مقابل دوران ثابت ولی آزادی انبساط شعاعی دارد (حالت ۱)

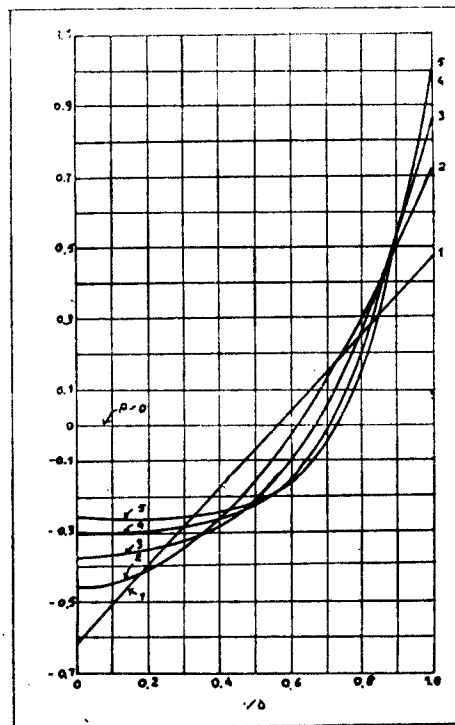


شکل ۴

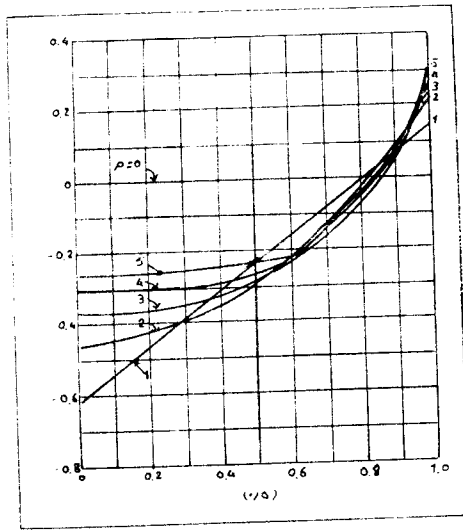


شکل ۳

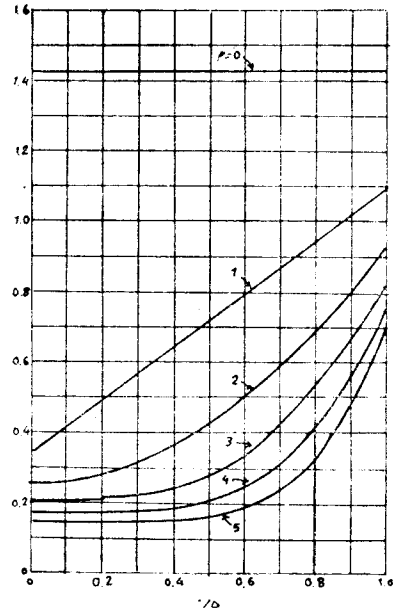
۳- دیاگرام برای بدست آوردن مقادیر  $A_p$  و  $B_p$  و  $C_p$  مربوط به معادلات خیز و تنش ها



شکل ۲



ش ۷ -



ش ۶ -

۲ دیاگرام برای تعیین مقادیر  $F_p$  و  $G_p$  مربوط به مؤلفه‌های تنش HOOP

تیتانیوم Titanium	فولاد Steel
ضخامت 0.05in.	ضخامت 0.10 in
نسبت بواسون $\nu_1=0.3$ (ضریب)	نسبت بواسون $\nu_2=0.3$ (ضریب)
شعاع ورقه $b_1=10.00in.$	شعاع ورقه $b_2=10.00in.$
مدول الاستیسیته $E_1=15 \times 10^6 psi$	$E_2=30 \times 10^6 psi$
$\alpha_1=4.5 \times 10^6 in./in. - F$ ضریب انبساطی خطی	$\alpha_2=6 \times 10^6 in./in. - F$

با داشتن معلومات فوق مقادیر زیر را برای مرکز ورقه بدست آورید

۱- خیز DEFLECTION

۲- تنش‌های شعاعی RADIAL STRESSES

۳- تنش‌های هوب HOOP STRESSES

حل : ابتدا مقادیر زیر برای ورقه بدست می‌آوریم. این مقادیر را خواص مقطع گویند. مطابق

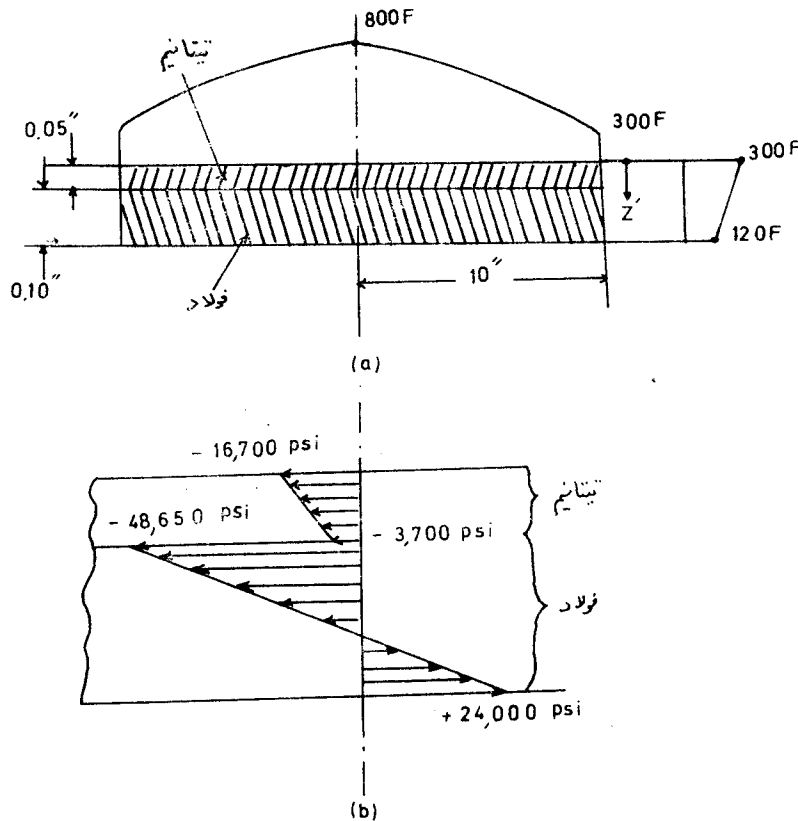
شکل داریم:

$$Z'_1=0.05, Z'_2=0.15 \text{ و } Z'_0=0$$

با داشتن این دو مقدار  $E_1$  و  $E_2$  و مقدار  $Z''$  بدست می‌آید.

$$Z'' = \frac{E_1[(Z'_2)^2 - 0] + E_2[(Z'_2)^2 - (Z'_1)^2]}{2[E_1(Z'_1 - 0) + E_2(Z'_2 - Z'_1)]} = 0.085 \text{ in.}$$





ش ۸ - (a) مقطع ورقه مدور که لایه بالایی آن از تیتانیوم و لایه زیر فولاد است با اندازه‌ها و همچنین منحنی‌های تغییرات درجه حرارت در جهت شعاعی و عمقی نشان داده شده .  
 (b) - دیاگرام تنش‌های شعاعی در دو لایه مطابق شکل تغییرات این تنش‌ها خطی است

سپس  $D$  و  $K$  را بدست می‌آوریم .

$$Z = Z' - Z''$$

$$Z_0 = Z_0' - Z_0'' \Rightarrow Z_0 = 0 - 0.085 = -0.085 \text{ in.}$$

$$Z_1 = Z_1' - Z_1'' \Rightarrow Z_1 = 0.05 - 0.085 = -0.035 \text{ in.}$$

$$Z_2 = Z_2' - Z_2'' \Rightarrow Z_2 = 0.15 - 0.085 = 0.065 \text{ in}$$

باقرار دادن مقادیر  $Z_0$  و  $Z_1$  و  $Z_2$  و  $E_1$  و  $E_2$

بداشتن مقادیر  $Z_0$  و  $Z_1$  و  $Z_2$  و استفاده از روابط (۱) و (۲) مقادیر  $D$  و  $K$  بدست می‌آیند .

$$D = \frac{1}{3(1-\nu^2)} [E_1(Z_1^3 - Z_0^3) + E_2(Z_2^3 - Z_1^3)] = 6630 \text{ ib-in}$$

$$K = E_1(Z_1 - Z_0) + (E_2 - E_1) = 3.75 \times 10^6 \text{ ib/in.}$$

سپس باید پارامترهای درجه حرارت بدست آیند. با مقایسه معادله درجه حرارت با معادله کلی درجه حرارت یعنی معادله (4) خواهیم داشت .

$$T_o(Z) = 1 - 4Z'$$

$$Z = Z' - Z'' \Rightarrow Z' = Z + Z'' \Rightarrow Z' = Z + 0.085$$

$$T_o(Z) = 1 - 4(Z + 0.085)$$

$$T_o(Z) = 0.66 - 4Z$$

معادله درجه حرارت نسبت به متغیر Z

واز معادلات 6 و 9 مقادیر  $K_1$  و  $K_2$  را بدست میآوریم.

$$K_1 = E_1 \alpha_1 \int_{Z_0}^{Z_1} T_o(Z) Z dZ + E_2 \alpha_2 \int_{Z_1}^{Z_2} T_o(Z) Z dZ = 67.5 \int_{-0.085}^{-0.045} (0.66 - 4Z) Z dZ \\ + 180 \int_{-0.035}^{0.065} (0.66 - 4Z) Z dZ = -0.0833 \text{ lb}$$

$$K_2 = E_1 \alpha_1 \int_{Z_0}^{Z_1} T_o(Z) dZ + E_2 \alpha_2 \int_{Z_1}^{Z_2} T_o(Z) dZ$$

$$K_2 = 67.5 \int_{-0.085}^{-0.035} (0.66 - 4Z) dZ + 180 \int_{-0.035}^{0.065} (0.66 - 4Z) dZ = 13.84 \text{ ib/in.}$$

بامقایسه معادله تغییرات درجه حرارت برای ورقه مورد بحث بامعادله ( $\xi$ ) پارامترهای زیر بدست میآیند.

$$P=0 \text{ و } P=2$$

$$a_0 = 800 \text{ و } a_2 = -500$$

برای تعیین مقادیر عددی توابع  $A_p$ ،  $F_p$ ،  $C_p$ ،  $B_p$  و  $G_p$  که در فرمولهای خیز و تنش وجود دارند با داشتن

$\left(\frac{r}{b}\right)$  و  $P$  با استفاده از دیاگرامهای 3-4-5-6-7 بصورت زیر عمل می کنیم.

مقدار  $r=0$  است زیرا مرکز ورقه مورد مطالعه فرار گرفته

$$\frac{r}{b} = 0 \text{ و } P=0$$

$$F_p = 0 \text{ از دیاگرام 3} \quad B_p = 1.43 \text{ از دیاگرام 4} \quad C_p = 0 \text{ از دیاگرام 5}$$

$$F_p = 0.250 \text{ از دیاگرام 6} \quad G_p = -0.465 \text{ از دیاگرام 7}$$

$$\frac{r}{b} = 0 \text{ و } P=2$$

$$A_p = 0.0895 \quad B_p = 0.250 \quad C_p = -0.465 \quad F_p = 0.250 \quad G_p = -0.465$$

۱- تعیین خیز در مرکز ورقه. از فرمول حالت (۱) استفاده میشود.

$$W = -\frac{b^2 K_1 a_p}{D} A_p$$

دومقدار بدست آمده از معادله بالا بازا  $P=2$  و  $P=0$  را باهم جمع می کنیم.

$$W = -\frac{(b)^2 K_1 a_0}{D} A_0 - \frac{b^2 K_1 a_2}{D} A_2$$

$$W = -\frac{b^2 K_1}{D} (a_0 A_0 + a_2 A_2) = \frac{(10)^2 (-0.0833)}{6630} [800(0) - 500(0.0895)]$$

$$W = -0.056 \text{ in.}$$

مقدار خیز در مرکز ورقه

جهت خیز بطرف بالاست

۲- محاسبه تنش های شعاعی

مقدار تنش شعاعی در لایه بالایی  $i=1$  از معادله (7) بدست می آید .

$$\sigma_r = E_1 a_0 \left[ \frac{K_2}{K} B_0 + \frac{K_1}{D(1-\nu^2)} C_0 Z - \frac{a_1 T_0(Z)^1}{1-\nu} \right] + E_1 a_2 \left[ \frac{K_2}{K} B_2 + \frac{K_1}{D(1-\nu^2)} C_2 Z - \frac{a_1 T_0(Z)(0)}{1-\nu} \right]$$

$$\sigma_r = 15 \times 10^6 (800) \left[ \frac{13.84}{3.78 \times 10^6} (1.43) + \frac{(-0.0833)(0)Z}{6630(0.91)} \right] + 15 \times 10^6 (-500) \left[ \frac{13.84}{3.75 \times 10^6} (0.250) + \frac{(-0.0833)(-0.465)Z}{6630} - \frac{4.5 \times 10^{-6}(0.66 - 4Z)(0)}{0.7} \right]$$

$$\sigma_r = (5,375 + 259,750Z) \text{ psi}$$

معادله تغییرات خطی تنش شعاعی در لایه بالایی  $i=1$

مقدار تنش شعاعی در لایه پائین  $i=2$  را بدست می آوریم

$$\sigma_r = E_2 a_0 \left[ \frac{K_2}{K} B_0 + \frac{K_1 G_0 Z}{D(1-\nu^2)} - \frac{a_2 T_0(Z)}{1-\nu} \times 1 \right] + E_2 a_2 \left[ \frac{K_2}{K} B_2 + \frac{K_1 C_2 Z}{D(1-\nu^2)} - \frac{a_2 T_0(Z)(0)}{1-\nu} \right]$$

$$= 30 \times 10^6 (800) \left[ \frac{13.84(1.43)}{3.75 \times 10^6} + \frac{(-0.0833)(0)Z}{6630(0.91)} - \frac{6 \times 10^{-6}(0.66 - 4Z)}{0.7} \right] + 30 \times 10^6 (-500) \left[ \frac{13.48(0.250)}{3.75 \times 10^6} + \frac{(-0.0833)(-0.465)}{6630(0.91)} - \frac{6 \times 10^{-6}(0.66 - 4Z)(0)}{0.7} \right] = (-23250 + 726700Z) \text{ psi}$$

معادله تغییرات خطی تنش شعاعی در لایه پائین

### ۳- محاسبه تنش های هوپ Hoop stresses

با استفاده از معادله (8) مقدار تنش های هوپ بدست می آید .

چون این روابط برقرار هستند

$$\frac{r}{b} = 0, p = 0, 2 F_a = B_p \text{ و } C_p = G_p$$

با قرار دادن مقادیر معلوم در معادله (8) مقادیر تنش هوپ با تنش شعاعی یکی میشود .

دیاگرام شعاعی در شکل ۸- b نشان میدهد که تغییرات تنش شعاعی در هر دو لایه بصورت خطی

است و این خطی بودن تنش بخاطر خطی بودن تغییرات درجه حرارت در عمق ورقه میباشد .

### منابع REFERENCE

- 1- Machinedesign March 28 1963