

## تحلیل نظری آیرونینگ<sup>۱</sup> دیوارهای جسام کا رسخت وغیرا یزترپ

### \* حسن خا دمی زاده \*

#### خلاصه

در این مقالہ تحلیل نظری جهت پدیده ایرونینگ برای اجسام غیر ایزترپ و با کارسختی Ludwick ارائه شده است . در این تئوری کار هموژن ، اصطکاک و کارغیرمفید منظور گردیده است . نتایج بدست آمده نشان می دهد که توان در مقابل سختی  $A\epsilon^n = 5$  اثر قابل ملاحظه ای بروی تنفس کشی دیواره و بالاخره با مردمانی زدرا ایرونینگ دارد . اثر مقدار  $R$  بر فشار قالب نیز نسبتاً " زیاد بوده و بر اساس این تئوری اصطکاک بین سنبه واستوانه و اصطکاک بین قالب واستوانه فاکتور موثری در ایرونینگ به شمار می رود . افزایش اصطکاک بین سنبه واستوانه کا هشت تنفس در دیواره و اثر افزایش اصطکاک قالب واستوانه افزایش تنفس کشی در دیواره قالب را بهمراه دارد . اثر مقدار  $R$  بر روی تنفس کشی دیواره و با رکل در پدیده چندان قابل ملاحظه نیست . زاویه  $\theta$  ( بار حداقل ) در ایرونینگ نیز محاسبه گردیده است .

#### مقدمہ

استوانه ایی با جدا رنگ را با سنبه کا ملا " پر کرده از داخل قالبی عبور دادیم تا صامت دیواره های استوانه کا هش و درنتیجه طول دیواره ها افزایش می یابد . این پدیده که معمولاً " در صنعت جهت تولید استوانه های طویل مورداستفاده قرار می گیرد به ایرونینگ دیواره ها موسوم است . در بررسی مکانیک این پدیده ضخامت دیواره نسبت به قطر استوانه کوچک فرض

\* استاد دیاردا نشکده مکانیک دانشگاه صنعتی اصفهان

1. Ironing

## ا) استقلال

می شود تا بتوان تغییر شکل را صفحه ای در نظر گرفت.

دیواره استوانه دزور و دبه قالب برش یا فته و درنتیجه کار سختی دیواره افزایش می یابد در داخل قالب دیواره تغییر شکل هموزن داشته و در خروج از قالب دیواره مجدداً "تحت برش تغییر شکل پلاستیک می یابد. با رکل ایرونینگ از جمع با رها دراین سه مرحله محسوبه می گردد.

### ۱- محسوبه مولفه هموزن درایرونینگ

#### الف) معادلات تعادل:

پدیده ایرونینگ برای دیواره در محدوده قالب در شکل (۱) نشان داده شده است. تنها تنش های  $\sigma_x$ ,  $\sigma_y$ ,  $\sigma_z$ ,  $q$  در شکل قالب ملاحظه بوده و تنش های اصلی در دیواره استوانه می باشد. برای یک المان در شکل (۱) معادله تعادل درجهت X بصورت زیرنوشته

$$\delta (\sigma_x \cdot 2\pi r t) = \mu_1 q \cos \alpha \cdot 2\pi (r+t/2) \frac{\delta x}{\cos \alpha} \quad (1)$$

$$+ 2\pi (r+t/2) \frac{\delta x}{\cos \alpha} q \sin \alpha - \mu_2 q \cdot 2\pi (r-t/2) \delta$$

که  $\mu_1$  و  $\mu_2$  بترتیب ضرایب اصطکاک کولمبی قالب و استوانه و  $q$  فشار قالب می باشد.

برای استوانه های جدا رنمازک داریم :

$$r + t/2 = r - t/2 \quad (2)$$

لذا معادله تعادل بصورت زیرنوشته می شود :

$$\frac{d}{dx} (\sigma_x t) = q(\mu_1 - \mu_2 + \tan \alpha) \quad (3)$$

ضخامت دیواره را در المان می توان بصورت زیرنوشته :

$$t = t_1 - x \tan \alpha, \quad dt = dx \tan \alpha \quad (4)$$

ولذا معادله (۲) به شکل نهائی صفحه بعد در می آید :

## تحلیل نظری آیرونینگ ...

۹۳

$$\frac{dt}{t} = \frac{dx}{x_0 - x} = \frac{d\sigma_x}{\sigma_x + q(1 + \frac{\mu_1 - \mu_2}{\tan}))} \quad (5)$$

ب) معادله تسلیم و روابط تنش تغییر طول نسبی در حالت پلاستیک :  
معادله تسلیم Hill [1] برای اجسام غیر ایزوترب بصورت زیر نوشته می شود :

$$f(\sigma) = F(\sigma_y - \sigma_2)^2 + G(\sigma_2 - \sigma_x)^2 + H(\sigma_x - \sigma_y)^2 + 2L\sigma_{xy}^2 + 2M\sigma_{xz}^2 + 2N\sigma_{zy}^2 \quad (6)$$

که در آن  $F, L, H, G, M$  پارامترهای مشخصه غیر ایزوتربی جسم می باشند که برای سیستم با تنشهای اصلی در جسم داریم:

$$f(\sigma) = F(\sigma_y - \sigma_2)^2 + G(\sigma_2 - \sigma_x)^2 + H(\sigma_x - \sigma_y)^2 \quad (6)$$

روابط تنش و تغییر طول نسبی با مشتق گیری از  $f(\sigma_{ij})$  نسبت به  $\sigma_{ij}$  بصورت زیر در می آید :

$$\begin{aligned} d\epsilon_x^p &= d\lambda H(\sigma_x - \sigma_y) + G(\sigma_x - \sigma_z) \\ d\epsilon_y^p &= d\lambda F(\sigma_y - \sigma_z) + H(\sigma_y - \sigma_x) \\ d\epsilon_z^p &= d\lambda G(\sigma_z - \sigma_x) + F(\sigma_z - \sigma_y) \end{aligned} \quad (7)$$

و با فرض ثابت گرفتن حجم برای یک المان در تغییر شکل پلاستیک داریم :

$$d\epsilon_x^p + d\epsilon_y^p + d\epsilon_z^p = 0$$

پس از محاسبه  $d\lambda$  در فرمول (7) از رابطه Hill (معادله (6))

## استقلال

مقدار اتنش معادل  $\bar{\sigma}$  داریم :

$$\bar{\sigma} = \sqrt{\frac{3}{2}} \cdot \frac{F(\sigma_y - \sigma_z)^2 + G(\sigma_z - \sigma_x)^2 + H(\sigma_x - \sigma_y)^2}{F + G + H}^{\frac{1}{2}} \quad (8)$$

و درنتیجه مقدار تغییر طول نسبی معادل  $d\bar{\varepsilon}$  از رابطه زیر بدست می آید :

$$d\bar{\varepsilon} = \sqrt{\frac{3}{2}} \cdot (F + G + H)^{\frac{1}{2}} \left\{ F \left( \frac{G d\varepsilon_y - H d\varepsilon_z}{FG + GH + HF} \right)^2 + \dots \right\}^{\frac{1}{2}} \quad (9)$$

چون در بسیاری موارد خاصیت غیرایزوتروپی در صفحه نسبت به خاصیت غیرایزوتروپی به ضخامت قابل اغماض می باشد و با فرض تقارن غیرایزوتروپیک حول محور  $z$  داریم :

$$R_0 = R_{45} = R_{90} = R = \frac{H}{G} = \frac{H}{F}$$

لذا اتنش معادل ( از رابطه ۸ ) برای اجسام فوق بصورت ساده زیر نوشته می شود :

$$\sigma = \sqrt{\frac{3}{2}} \cdot \left[ \frac{(\sigma_y - \sigma_z)^2 + (\sigma_z - \sigma_x)^2 + R(\sigma_x - \sigma_y)^2}{2 + R} \right]^{\frac{1}{2}}$$

برای حالت تغییر شکل صفحه ای در مسئله داریم :

$$d\varepsilon_y = 0 = d\lambda [(\sigma_y - \sigma_z) + R(\sigma_y - \sigma_x)]$$

ولذا اتنش معادل و تغییر طول نسبی معادل برای حالت تغییر شکل نسبی فوق بصورت صفحه بعدنوشته می شود :

## تحليل نظری آیرونینگ ...

۹۵

$$\bar{\sigma} = \sqrt{\frac{3}{2} \cdot \frac{R^2 + R + 1}{(R+1)(R+2)} \cdot (\sigma_x - \sigma_2)} \quad (10)$$

: ویا :

$$\bar{\sigma} = F (\sigma_x + q)$$

که در آن :

$$q, F = \sqrt{\frac{3}{2} \cdot \frac{R^2 + R + 1}{(R+1)(R+2)}}$$

فشار قالب میباشد :

$$d\bar{\varepsilon} = \sqrt{\frac{2(R+2)(R+1)}{3(2R+1)}} d\varepsilon_z$$

: ویا :

$$d\bar{\varepsilon} = E d\varepsilon_z$$

$$\bar{\varepsilon} = E \ln \frac{t_1}{t} \quad (11)$$

که در آن  $t_1$  ضخامت اولیه و  $t$  ضخامت جاری در دیواره است.

ج ) محاسبه تنش هادرتفییرشکل هموزن :

توضیح زمایشات متعدد توسط Green Hill و [۲] نشان داده شده که اصطکاک اثرقابل ملاحظه بر روحی فشار قالب ندارد. لذا در محاسبه تنشها در پدیده آیرونینگ از اثراً اصطکاک بر فشار قالب صرف نظر میشود و بدینترتیب مقدار فشار قالب را با استفاده از

معادله تعادل و با فرض اصطکاک صفر بودست می آوریم و سپس با اعمال این فشار در معادله تعادل با منظور نمودن اصطکاک مقدار تنش کششی را محاسبه می کنیم . بنابراین :

$$\frac{dt}{t} = \frac{d\sigma_x}{\sigma_x + q} \quad (12)$$

[۳] حال فرض کنید ما ده دیواره دارای کارستی با رابطه Ludwick باشد، یعنی :

$$\bar{\sigma} = A \bar{\epsilon}^n \quad (13)$$

که در آن  $A$  و  $n$  مقادیر ثابت می باشند . از ترکیب روابط (۱۰) و (۱۱) و (۱۳) ، داریم :

$$F (\sigma_x + q) = A \left( E \ln \frac{t_1}{t} \right)^n \quad (14)$$

و با ازاء گذاری در معادله (۱۲) :

$$\frac{dt}{t} = \frac{d\sigma_x}{\frac{A}{F} \left( E \ln \frac{t_1}{t} \right)^n} \quad (15)$$

و با انتگرال گیری معادله (۱۵) واستفاده از رابطه (۱۴) خواهیم

داشت :

$$q = \frac{A}{F} \left( E \ln \frac{t_1}{t} \right)^n \left( 1 - \frac{\ln \frac{t_1}{t}}{n+1} \right) \quad (16)$$

## تحلیل نظری آیرونینگ ...

۹۷

با استفاده از معادله (۱۶) در رابطه (۵) تغییر ضخامت دیواره از رابطه ذیل بدست می‌آید :

$$\frac{dt}{t} = \frac{d\sigma_x}{\frac{A}{F}(E \ln \frac{t_1}{t}) + \frac{mA}{F} \ln \frac{t_1}{t} (1+m-m \frac{\ln \frac{t_1}{t}}{n+2})} \quad (17)$$

$$\text{که در آن } m = \frac{\mu_1 - \mu_2}{\tan \alpha} \quad (17)$$

مقدار  $\sigma_x$

$$\sigma_x = \frac{AE^n}{F(n+1)} \left( \ln \frac{t_1}{t} \right)^{n+1} \left[ 1+m - \frac{m}{n+2} \ln \frac{t_1}{t} \right] \quad (18)$$

براساس رابطه (۱۶) در شکل (۲) تغییرات فشار قالب با کا هش ضخامت برای مقادیر مختلف نشان داده شده است. منحنی های مربوطه دارای ماقزیممی در :

$$\ln \frac{t_1}{t} = n$$

دارد که از مشتق گیری رابطه (۱۶) بدست می‌آید.

تغییرات تنفس کشی  $\sigma_x$  در دیواره در شکل (۳) نشان می‌دهد که مقدار  $n$  اثر قابل ملاحظه‌ای بر روی کشش دیواره داشته و افزایش  $n$  در ما ده سبب کا هش کشش می‌شود.

اثر اصطکاک قالب بر روی کشش  $\sigma_x$  بسیار قابل ملاحظه بوده که در شکل (۴) نشان داده شده است. از نظر تئوری روابطه (۱۸) نشان می‌دهد که افزایش  $m_2$  یعنی اصطکاک بین سنبه و استوانه سبب کاهش

## استقلال

تنش دردیواره ولذا مکان کا هش زیا ددردیواره را سبب می شود و  
لذا داشتن روغنکاری خوب بین قالب و استوانه و روغنکاری نسبتاً "ضعیف" بین سنبه و استوانه در ایرونینگ توصیه می گردد. اثر بر رودی  $\sigma_x$  و  $q$  نا چیزبوده و در مجموع افزایش  $R$  سبب افزایش  $\sigma_x$  و  $q$  در ایرونینگ بود.

۲- محاسبه تغییر شکل برشی درورود خروجی قالب  
برای محاسبه کار راحا صل در برش از روش Pugh [۴] استفاده گردید.  
این روش ابتدا برای محاسبه کار اضافی در اکستروژن بکار رفت. نحوه تغییر شکل برشی برای ایرونینگ با فرض مرزهای کروی درورود خروجی قالب در شکل (۵) نشان داده شده است. کار آنجا مسده در مرز ورودی جهت حرکت ماده از رابطه :

$$P_{R_1} = \frac{\bar{\sigma}}{F} \left[ \frac{\alpha}{\sin^2 \alpha} - \cot \alpha \right] \quad (19)$$

بدست می آید که  $\frac{\bar{\sigma}}{F}$  تنش برشی تسلیم برای جسم غیر ایزوترب و  $\alpha$  زاویه قالب می باشد. معادله (۱۹) بصورت زیر در می آید:

$$P_{R_1} = \int_0^{\varepsilon_1} \bar{\sigma} d\varepsilon$$

که در آن :

$$\varepsilon_1 = \frac{1}{F} \left[ \frac{\alpha}{\sin^2 \alpha} - \cot \alpha \right]$$

و  $\bar{\sigma}$  بر حسب  $\varepsilon$  از آزمایش کشش ساده بدست می آید،

## تحليل نظری آبرونینک ...

۹۹

مقدار  $P_{R_1}$  کاراضافی لازم دربرش ورودی قالب از روی سطح زیر منحنی  $\bar{\sigma} - \bar{\varepsilon}$  تا  $\varepsilon_1$  محاسبه می شود.

پس از برش ورودی ماده داخل قالب به تغییر طول نسبی  $\varepsilon_2 = \varepsilon_1 + E \ln \frac{t_1}{t}$  رسیده و مجددا "در موقع خروج از قالب برش مشابهی نظیر موقع ورود پیدا می کند. و به تغییر طول نسبی زیرخواهد رسید:

$$\varepsilon_3 = 2\varepsilon_1 + E \ln \frac{t_1}{t}$$

لذا کل کاراضافی درورود و خروج از قالب در دیواره از رابطه زیر بدست می آید:

$$P_R = P_{R_1} + P_{R_2}$$

$$= \int_0^{\varepsilon_2} \bar{\sigma} d\bar{\varepsilon} + \int_{\varepsilon_2}^{\varepsilon_3} \sigma d\varepsilon$$

ویا :

$$P_R = \int_0^{\varepsilon_1} A \varepsilon^{-n} d\bar{\varepsilon} + \int_{\varepsilon_2}^{\varepsilon_3} A \varepsilon^{-n} d\varepsilon$$

$$= \frac{A \varepsilon_1^{n+1}}{n+1} + \frac{A \varepsilon_3^{n+1} - \varepsilon_2^{n+1}}{n+1}$$

که در رابطه فوق مقادیر  $\varepsilon_1, \varepsilon_2, \varepsilon_3$  برابرند با:

### استقلال

$$\varepsilon_1 = \frac{1}{F} \left[ \frac{\alpha}{\sin^2 \alpha} - \cot \alpha \right]$$

$$\varepsilon_2 = \varepsilon_1 + E \ln \frac{t_1}{t}$$

$$\varepsilon_3 = 2 \varepsilon_1 + E \ln \frac{t_1}{t}$$

### ۳- محاسبه با رکل درا یروشینگ

برای محاسبه با رکل مناسب است که با ررا بدون بعد بدست آورده و به این منظور با رکل هموزن بدون بعد بصورت زیر

$$P_1 = \frac{2 \pi r_1 t_2 \sigma_x}{2 \pi r_1 t_1 A}$$

تعریف نموده ، لذا مقدار را بدون بعد هموزن از معادله (۱۸) می شود :

$$P_1 = \frac{E^n \left( \ln \frac{t_1}{t_2} \right)^{n+1}}{F (n+1)} \left[ m+1 - m \frac{\ln \frac{t_1}{t_2}}{n+2} \right] \cdot \frac{t_2}{t_1}$$

با لازم برای غلبه بر اصطکاک روی سنبه از رابطه زیر بدست می آید :

$$P_2 = 2 \pi r_1 \int_0^{x_2} \mu_2 q dx$$

## تحلیل نظری آیرونینگ ...

۱۰۱

با ربدون بعدبرای این اصطکاک :

$$P_2 = \frac{E^n (\ln \frac{t_1}{t_2})^{n+1} \mu_2 \cot \alpha}{F(n+1)} \cdot \frac{t_2}{t_1}$$

لذا با ربدون بعدکل درتغییرشکل هموزن و اصطکاک :

$$\begin{aligned} P &= P_1 + P_2 \\ &= \frac{E^n}{F(n+1)} \cdot \frac{t_2}{t_1} \cdot (\ln \frac{t_1}{t_2})^{n+1} \times \\ &\quad [m + 1 - m \frac{\ln \frac{t_1}{t_2}}{n+2} + \mu_2 \cot \alpha] \end{aligned}$$

وتها یتا "با رکل آیرونینگ درحالت بدون بعدبا افزودن با راحصل از کاراضافی برش بصورت زیرنوشته میشود :

$$\begin{aligned} P_{\Pi} &= \frac{E^n (\ln \frac{t_1}{t_2})^{n+1}}{F(n+1)} \cdot \frac{t_2}{t_1} \cdot [m + 1 - m \frac{\ln \frac{t_1}{t_2}}{n+1} + \mu_2 \cot \alpha] \\ &\quad + \frac{2}{t_1} \left[ \frac{\epsilon_1^{n+1}}{n+1} + \frac{(2\epsilon + E \ln \frac{t_1}{t_2})^{n+1}}{n+1} - \frac{(\epsilon + E \ln \frac{t_1}{t_2})^{n+1}}{n+1} \right] \end{aligned}$$

تغییرات با ربدون بعد در این نتایج بر حسب کا هش مقطع برای مقادیر  $n$  در شکل (۶) نشان داده شده است، نشان می دهد که  $n$  اثرا بعل ملاحظه ای روی با رکل دارد. اثرا صنایع قالب بر روی با ردر شکل (۸) نشان می دهد که با افزایش  $n$  مقادار با رکل افزایش می یابد. اثرا ضریب اصطکاک  $\mu$  که سبب کا هش قابل ملاحظه کشش دیواره بوده، اثرا چندان نی بر روی با رکل ندارد. تغییرات  $R$  بر روی با رکل و تنفس کششی دیواره چندان قابل ملاحظه نبود و افزایش  $R$  افزایش جزئی در با رکل را نشان می داد.

اثر زاویه قالب در با رکل ایرونینگ در ترم مربوط بکار آضافی موثر بود و افزایش زاویه در قالب سبب افزایش کارآضافی می گردید و این افزایش کا هش با را صنایع کاری را در ایرونینگ سبب می شود لذا همواره می توان برای یک کا هش مقطع معین و در شرایط معینی از اصطکاک زاویه ای که در آن با رکل حداقل مقادار را داشته باشد را محاسبه و تعیین نمود. دیاگرام های شکل (۹) تغییرات با رکل بر حسب زاویه  $\alpha$  را نشان می دهد وزاویه اپتیمم (Optimum) یا زاویه حداقل با ربر حسب تغییرات مقطع و ضرائب اصطکاک بدست می آید.

#### [۵] ۴- کارهای تجربی انجام شده

کارهای تجربی بر روی استوانه های تولید شده توسط دروئینگ عمیق (deep - drawing) بر روی قالب Tractrix انجام شد. سه مرحله پروسه ایرونینگ بر روی استوانه های فولادی Mild steel، براس Brass 70/30 و آلمینیم با روغنکاری مناسب بعمل آمد. برای فولاد، مواد ابتدا تمیز و سیس با Bonder tule روغنکاری گردید. و در حین پروسه های مختلف ایرونینگ هیچگونه روغنکاری اضافی انجام نشد. در مرور براس از 4M Droyt Sol. و در مرور دالومینیم از Droyt Super T.S.S استفاده گردید. آزمایشات بر روی ماشین دروئینگ عمیق Hille که تغییرات با ردر هر پدیده را بر حسب تغییر مکان

## تحلیل نظری آیرونینگ ...

۱۰۳

نشان می‌دهد، انجام گردیده است. در دونقطه از دیواره استوانه شکاف groove ایجاد تا با مربوط به ضخامت مربوطه در دیواره نشان داده شود. ضخامت شکافها حدود  $0.125 \text{ mm}$  بود که در محل آن بار ایرونینگ تغییرات قابل ملاحظه‌ای را نشان می‌داد. تغییرات ضخامت و بار در هر آزمایش محاسبه و جدا ول مربوط به باز، کاوش مقطع رسم گردید. در آزمایشات از جهای مرحله کاوش مقطع و ۵ نوع قالب بازویای گوناگون استفاده گردید. جدول (۲-۴) این نتایج را نشان می‌دهد.

### ۵- مقایسه نتایج تجربی و تئوری

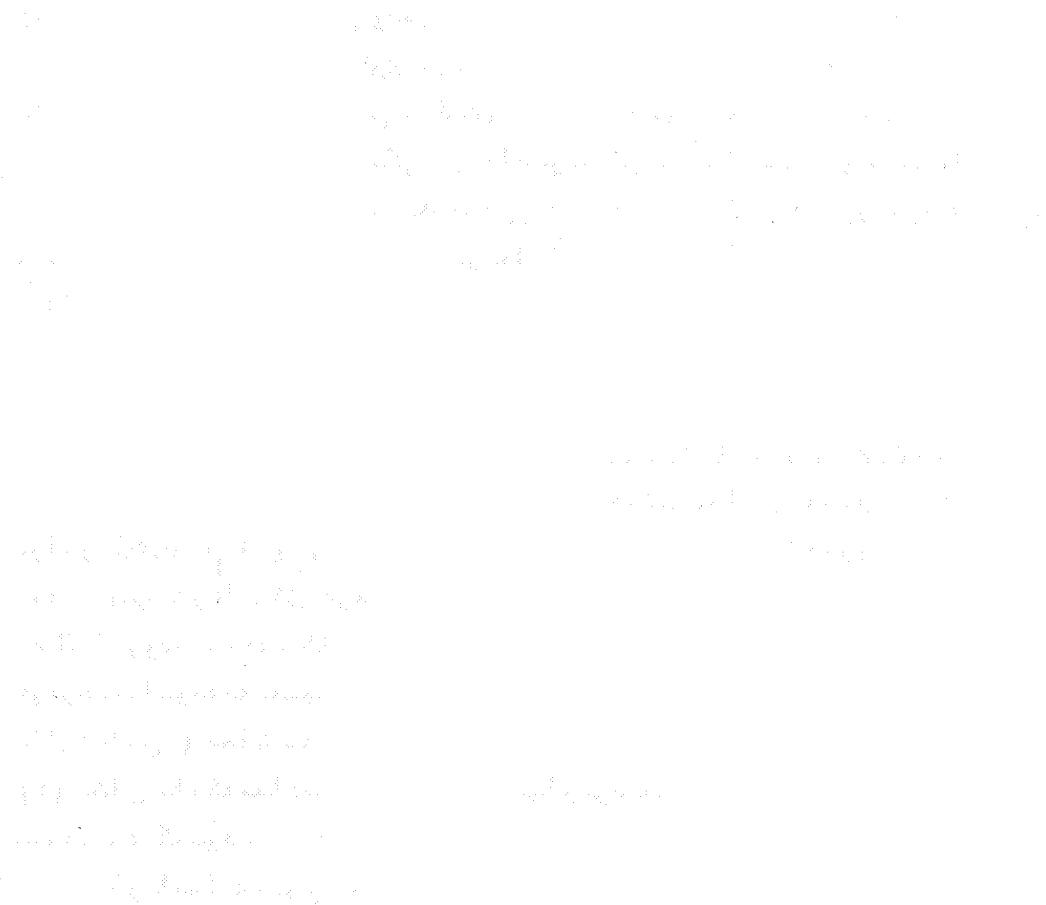
برای تعیین بازنظری در پردازه ایرونینگ ضرائب اصطکاک و منحنی تنفس تغییر طول نسبی در کشش ساده مورد نیاز بود. ضرائب اصطکاک را با اندازه گیری یکی از مقادیر بار دریک قالب بازاویه دلخواه و در کاوش مقطع معین بدست آورده شد. آزمایش در مورد هر سه ماده انجام گردید. با استفاده از فرمولهای داده شده بارکل برای زوایای مختلف و کاوش‌های مقطع گوناگون در شرایط کاوشی هر مرحله از آزمایش محاسبه گردید.

معادله تنفس تغییر شکل نسبی برای فولاد Mild steel انجام و مقادیر ثابت معادله  $\frac{n}{\bar{\epsilon}} = \frac{A}{E}$  برابر  $n = 0.2$  و  $A = 579.6 \text{ MN/m}^2$  بدست آمد. ضریب اصطکاک در زاویه  $10^\circ$  درجه قالب و کاوش مقطع  $\% 20$  برابر  $0.05 = \mu_1$  و  $0.1 = \mu_2$  بدست آمد که در مرحله اول ایرونینگ بود. سپس با رهای کل در مرحله بعدی با توجه به همین مقادیر از اصطکاک و وضعیت جدید کاوشی جسم محاسبه گردید. مقدار تنفس تسلیم در هر مرحله با توجه به تغییر شکل قبلی جسم (تغییر شکل هم زن + تغییر شکل اضافی) محاسبه شد. مقادیر نظری و عملی بدست آمده در جدول (۲) نشان داده مقادیر بدست آمده بسیار نزدیک و پیش‌بینی تئوری بسیار نزدیک بود.

آزمایشات فوق مجدداً در مورد Brass 70/30 و آلومینیم نیز

## استقلال

انجا مو مقا دير در جدول (۳) و (۴) آمده است. مقاييسه نتایج تئوري و تجربی نشان می‌دهد که اختلاف با رمحا سبه شده و با رحا صله از تجربه در بسیاری موارد کاملاً تطبیق دارد.



## تحليل نظري آيرونينج ...

١٥

جدول (١)

Die Semi- Angle	Results	Ironing load		Ironing load 3st Sta 34.3% reduction Tonf
		1st Stage 27.1% reduction Tonf	2st Stage 28.1% reduction Tonf	
$4.5^0$	EXP.	2.50	2.40	2.30
	Theo.	2.60	2.45	2.40
$7^0$	EXP.	2.35	2.10	2.20
	Theo.	2.40	2.20	2.20
$10^0$	EXP.	2.25	2.10	2.10
	Theo.	2.20	2.04	2.10
$15^0$	EXP.	2.35	1.75	2.0
	Theo.	2.30	1.82	1.95
$20^0$	EXP.	2.60	1.82	2.0
	Theo.	2.55	2.0	1.93

جدول (٢)

ستقى

Die Semi- Angle	Results	Ironing load		Ironing load 2st Stage 24.3% reduction Tonf	Ironing load 3st Sta 27.3% reduction Tonf
		1st Stage 25.4% reduction Tonf	0.80		
4.5°	EXP.	1.00	0.85	0.80	0.85
	Theo.	1.10	0.82		
7°	EXP.	0.92	0.80	0.70	0.82
	Theo.	0.95	0.81		
10°	EXP.	0.90	0.70	0.65	0.75
	Theo.	0.90	0.72		
15°	EXP.	0.90	0.65	0.63	0.88
	Theo.	0.92	0.68		
20°	EXP.	1.00	0.65	0.63	0.78
	Theo.	1.00	0.63		

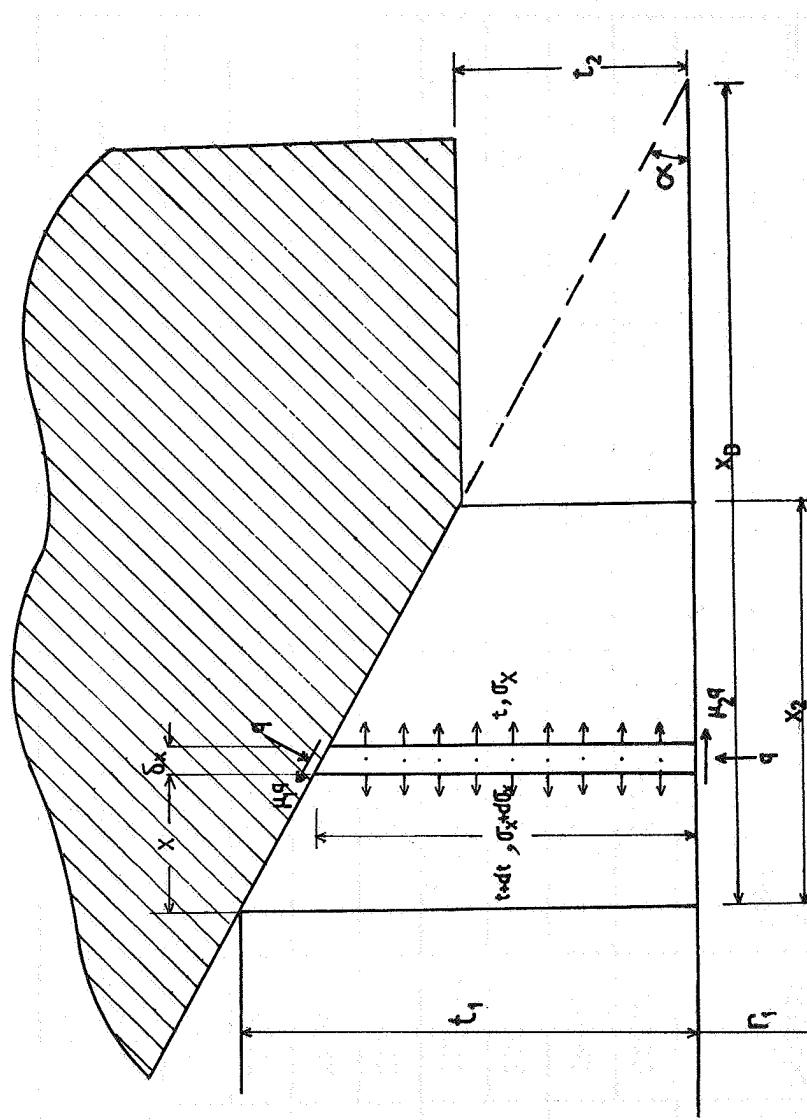
تحليل نظري آيرونينج ...

١٥٤

جدول (٣)

Die Semi- Angle	Results	Ironing load		Ironing load 3rd Sta 34.4% reduction Tonf
		1st Stage 27.1% reduction Tonf	2st Stage 28.1% reduction Tonf	
$4.5^0$	EXP.	2.75	2.27	1.7
	Theo.	2.90	2.20	1.8
$7^0$	EXP.	2.35	2.26	1.65
	Theo.	2.32	2.16	1.65
$10^0$	EXP.	2.10	2.25	1.3
	Theo.	2.12	2.15	1.3
$15^0$	EXP.	2.10	2.25	1.4
	Theo.	2.12	2.10	1.45
$20^0$	EXP.	2.60	2.25	1.5
	Theo.	2.45	2.28	1.55

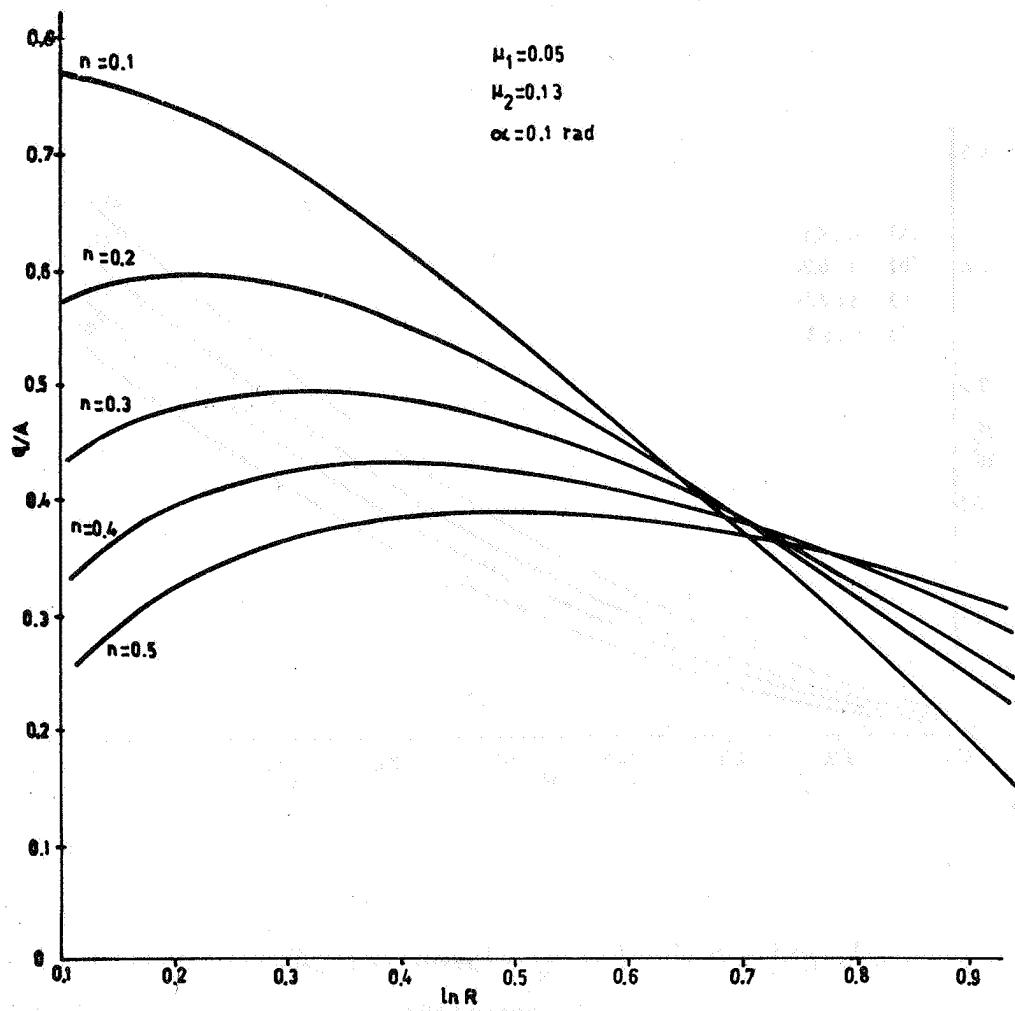
## استقلال



شکل ۱- تنشی های ایجاد شده در دیوارهای استوانه

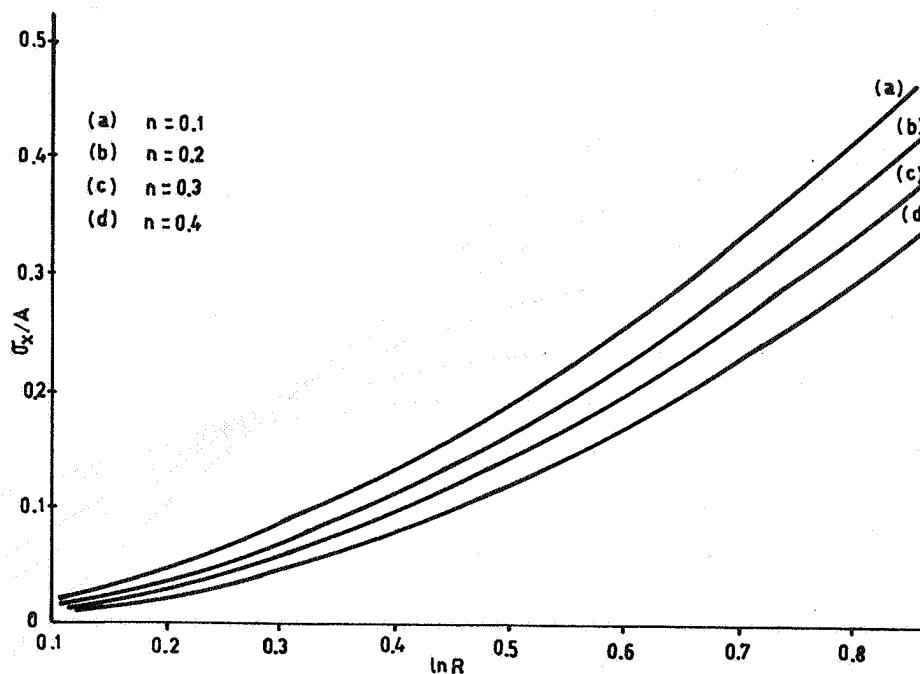
تحليل نظری آیرونینگ . . .

۱۹



شكل ۲ - تغییرات فشار قابل بر حسب کاہش نقطه در مقادیر مختلف  $n$

ا) مستقلان

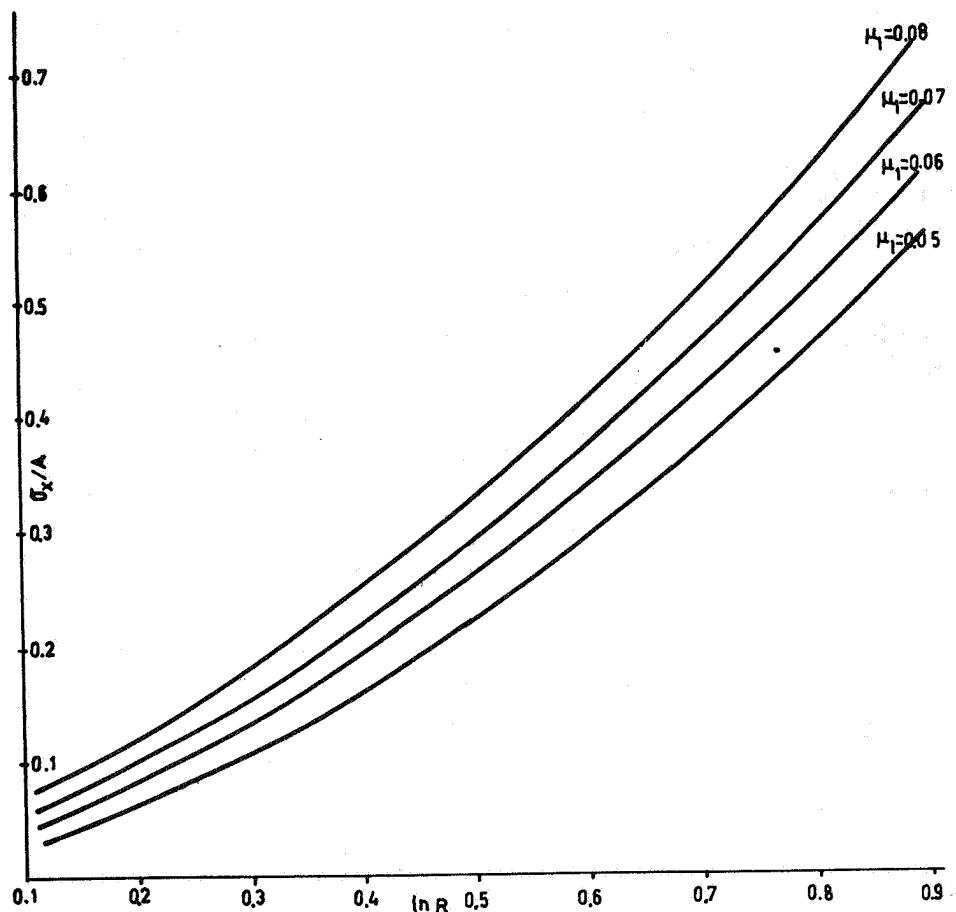


شکل ۳ - تغییرات  $\sigma_x$  برحسب کاہش مقطع برائی

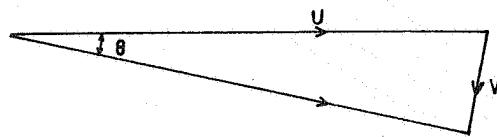
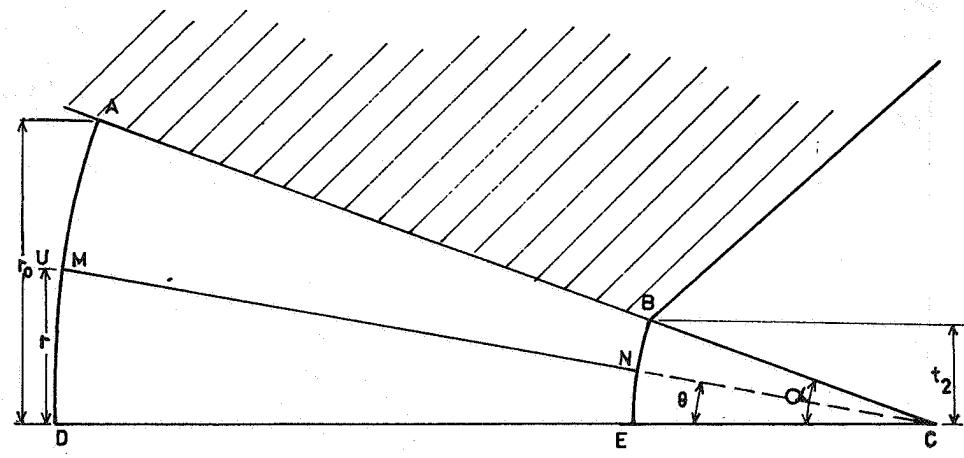
مقادیر  $n$

تحليل نظری آبرونینگ ...

۱۱۱



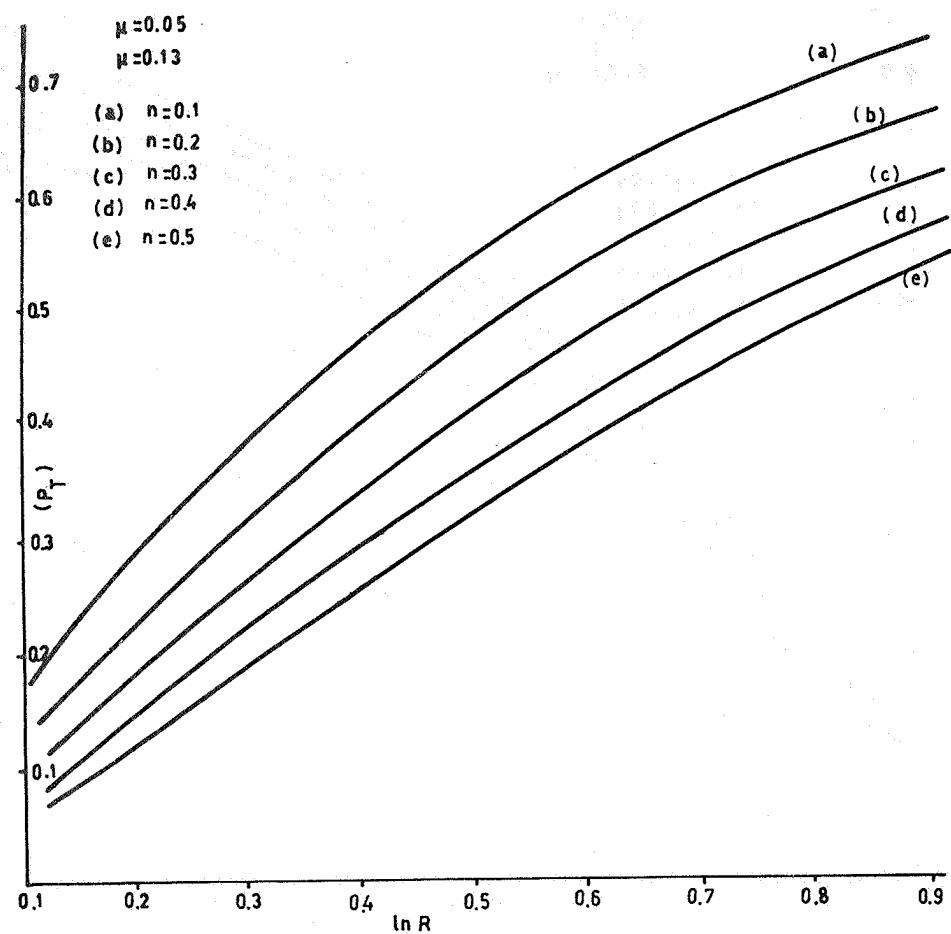
شكل ۴ - تغییرات  $\sigma_x/\tau_x$  بر حسب کا هش مقطع برای مقادیر مختلف  $\eta$



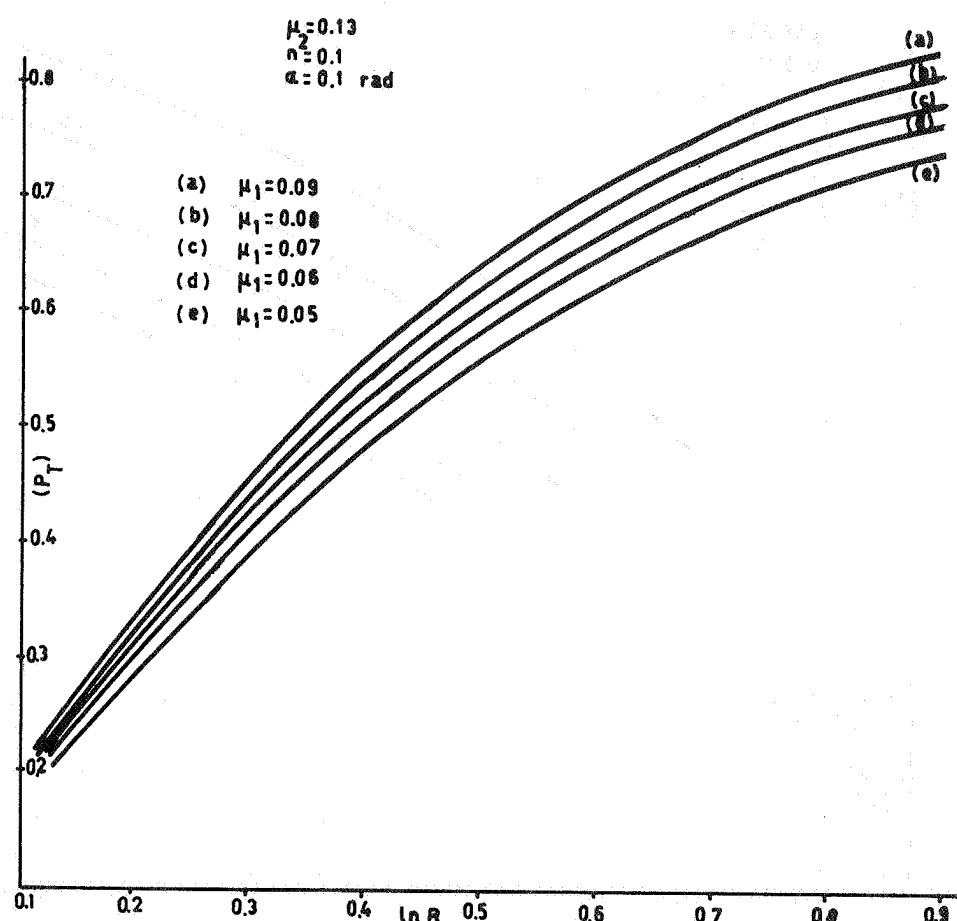
شكل ۵ - تغییرشکل برشی در ورود و خروج قالب

تحليل نظری آیرونینگ ...

۱۱۴



شكل ۶ - تغییرات با رکل برحسب کا هش مقطع برای مقادیر  $n$

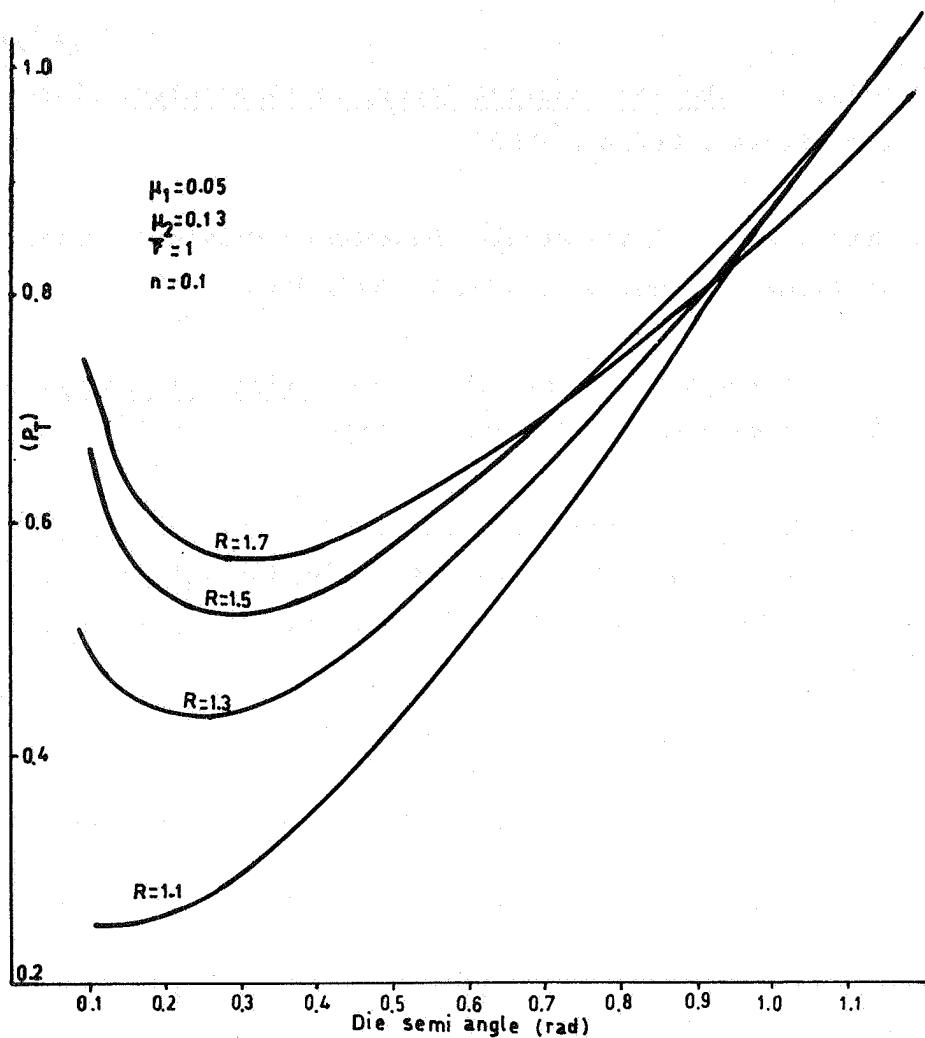


شكل ۷ - تغییرات با رکل بر حسب کاہش مقطع برای

مقادیر  $\eta$

تحليل نظری آیرونینگ ...

۱۱۵



شكل ۸ - تغییرات  $P_y/P_x$  بر حسب زاویه قالب برای مقادیر مختلف کاہش مقطع

## مراجع

1. Hill, R., The Mathematical Theory of Plasticity, Clarendon Press , Oxford, 1950.
2. Green, A.P., "Plane strain Theories of Drawing", Proc. Inst. Mech. Engrs. vol. 174, P. 847, 1960 .
3. Johnson, W, and Mellor, P.B., Engineering Plasticity, Van Nostrand Reinhold, London, 1973.
4. Pugh, H.Li D., "Redundant work and Friction in Hydrostatic Extrusion of Aluminium and Aluminium Alloy", Journal of Mech. Eng. Science, vol. 6, No. 4, P. 362, 1964 .
5. Khademy-Zadeh, H., Coupland, H.T. and Mellor P.B., "Deep drawing and Ironing of sheet Metal", Metallugica, 1980 .