

اثر ورق گیر در کنترل چروکیدگی مخروط و بررسی تحلیلی و تجربی آن در شکل دهی انفجاری

ابوالفضل درویزه
دانشیار

گروه مهندسی مکانیک، دانشکده فنی، دانشگاه گیلان

غلامحسین لیاقت
دانشیار

گروه مهندسی مکانیک، دانشکده فنی، دانشگاه تربیت مدرس

داریوش جواب ور
استادیار
دانشکده مهندسی هواپیما، دانشگاه هایی شهید ستاری

امیر عبداله
استادیار

گروه مهندسی مکانیک، دانشکده فنی، دانشگاه تربیت مدرس

چکیده

در این تحقیق پدیده چروکیدگی مخروط در شکل دهی انفجاری از نظر تحلیلی و تجربی مورد بررسی قرار گرفته است. مدل تحلیلی ارائه شده بر اساس روش انرژی می باشد که در نهایت منجر به معادله حاکم بر پدیده چروکیدگی در شکل دهی انفجاری مخروط می گردد. با حل این معادله می توان تعداد و موضع شروع چروکه ها را تعیین کرد. همچنین با استفاده از این معادله می توان به بررسی آثار کمی و کیفی خواص مکانیکی و ابعاد ورق بر پدیده چروکیدگی پرداخت. در این تحقیق معادله حاکم بر پدیده چروکیدگی که در مرجع [22] ارائه شده است اصلاح گردیده و نیز با بکارگیری ورق گیر جهت کنترل چروکیدگی، روش متداول شکل دهی انفجاری مخروط گسترش یافته است. میان نتایج تحلیلی و تجربی اطمینان مطلوبی وجود دارد.

کلمات کلیدی

چروکیدگی، شکل دهی انفجاری، گمانش پالسی دینامیکی، گمانش پلاستودینامیک، ناپایداری پلاستودینامیک.

Effect of Blank Holder on The Control of Cone Wrinkling and Analytical-Experimental Study of It During Explosive Forming

G. Liaghat

Associate Professor

Tarbiat Modares University, Department of Mechanical Engineering

A. Abdollah

Assistant Professor

Tarbiat Modares University,
Department of Mechanical Engineering

A. Darvizeh

Associate Professor

Gilan University, Department of Mechanical Engineering

D. Javabvar

Assistant Professor

Department of Aerospace Engineering,
Shaheed Sattari Air University

Abstracts

In this paper an analytical and experimental investigation of wrinkling of cone in the explosive forming is presented. An analytical method based on energy analysis is presented which gives governing equation of wrinkling. Solution of this equation determines the number and initiation point of wrinkles. Effects of mechanical property and plate dimensions on wrinkling may be analyzed by this equation. In this paper governing equation of wrinkling which was presented in Ref. [22] is modified and explosive cone forming is developed by using blank holder to control the cone wrinkling. The analytical results of this paper agree with the experimental results.

Keywords

Wrinkling, Explosive Forming, Dynamic Pulse Buckling, Dynamic Plastic Buckling, Dynamic Plastic Instability.

مقدمه

بروش شکل دهی انفجاری علی رقم تولید موفق مخروط با زاویه رأس ۹۰ و ۱۲۰ درجه در حالات متعددی در زاویه رأس ۶۰ درجه چروکیدگی بوقوع می پیوندد (شکل ۱ ب [4]). این نوع ناپایداری پلاستودینامیک که چروکیدگی (Wrinkling) نامیده می شود در کار تجربی تراویس و جانسون [2] نیز مشاهده می گردد. تحقیق در این زمینه بدليل اهمیت کنترل این پدیده نامطلوب و بهبود کیفی محصول نهایی مورد علاقه مهندسین ساخت و تولید می باشد.

در این مقاله این پدیده از نظر تحلیلی و تجربی مورد بررسی قرار خواهد گرفت. مدل تحلیلی ارائه شده بر اساس روش انرژی می باشد که در نهایت منجر به معادله حاکم بر پدیده چروکیدگی در شکل دهی انفجاری مخروط می گردد. این معادله میان تعداد و موضع شروع چروکها بوده که به کمک آن می توان به بررسی تأثیر کمی و کیفی خواص مکانیکی و ابعاد ورق بر پدیده چروکیدگی پرداخت.

۱- تحلیل پدیده چروکیدگی با استفاده از معیار انرژی

جهت ارایه هر گونه مدل تحلیلی بمنظور بررسی پدیده چروکیدگی در شکل دهی انفجاری، شناخت هندسه چروکها نخستین استلزم مهم می باشد. بدین منظور تجربیات متعددی با پارامترهای مختلف طراحی، وضع و اجراء گشت. نتیجه این تجربیات [4,5] همچنانکه در شکل ۱ پ دیده می شود نشان می دهد که مقطع طولی چروک در امتداد مولد مخروط مثلثی است که قاعده آن منطبق بر قاعده مخروط و رأس آن واقع بر جداره مخروط می باشد همچنین با فرض تقارن و صرفنظر از تمامی عواملی که منجر به تمرکز موضعی چروکها می گردد (در بند ۳ در رابطه با این عوامل بحث می گردد) مقطع عرضی چروک در صفحات موازی با قاعده مخروط سینوسی فرض می شود. این فرض در مرجع [9] جهت تحلیل چروکیدگی ورق مدور در جریان فرایند استاتیکی استمپینگ بکار گرفته شده است. در مدل تحلیلی حاضر که شما بی از آن در شکل ۲ دیده می شود پروفیل تغییر شکل لحظه ای بصورت یک مخروط ناقص می باشد [3,10,11,12] که با گذشت زمان به سمت یک مخروط کامل میل می نماید. در نقطه ای به فاصله شعاعی^w از محور مخروط چروکیدگی شروع و تا قاعده بزرگ مخروط ادامه می یابد. در این مدل جهت احتراز از پیچیدگی تحلیل از تغییرات ضخامت ورق در هنگام تغییرشکل صرفنظر می گردد. با توجه به مطالعه فوق الذکر و شکل ۲ تغییر شکل اضافی ناشی از چروکیدگی را می توان بصورت ذیل نوشت:

فرایند شکل دهی انفجاری عبارتست از شکل دادن به قطعات با استفاده از انرژی مواد منفجره که به روش های مختلفی انجام می شود. در شکل دهی انفجاری مخروط (شکل ۱آ) ورق بر روی یک قالب با حفره مخروطی بدون هیچگونه مهاری قرار گرفته و ماده منفجره نیز در فاصله معینی از آن استقرار می یابد، انفجار ماده منفجره سبب رانده شدن ورق به درون حفره مخروطی قالب شده و شکل مخروط بخود می گیرد. جهت افزایش راندمان، تجهیزات در یک مخزن آب قرار گرفته و انفجار در زیر آب صورت می پذیرد. فرایند شکل دهی انفجاری در زمینه تولید ارزان قطعات پیچیده و بزرگ در زمان کوتاه و البته در حجم پائین تولید، کاربردهای متنوع دارد. این ویژگی های منحصر بفرد می تواند سبب کاربرد این روش در صنایع گوناگون شکل دهی ورق و پوسته بالاخص در صنایع هوا - فضا و نظامی کشور گردد، جائیکه از قابلیت و پیشینه زیاد کار با مواد منفجره بر خوردار می باشد. پوسته های مخروطی از جمله قطعات مهم در صنایع هوا - فضا بوده که تولید آنها به روش های سنتی با مشکلات عدیده همراه می باشد. از جمله این کاربردها می توان به پوسته های دوکی شکل یا اوچیوال نظیر پوسته های سرجنگی و راکت ها اشاره نمود. تولید سرجنگی های کالیبر بالا با استفاده از روش های متداولی نظیر فورج به علت بالا رفتن تناثر و کورس پرس با مشکلات فراوان مواجه گشته که باعث می شود این سرجنگی ها به جای فلز از فایبر گلاس ساخته شوند که البته سبب کاهش قدرت انفجار و تخریب سرجنگی می شود. شکل دهی انفجاری بهینه ترین راه غلبه بر این معضل می باشد. نخستین بار تاریخی [1] از روش شکل دهی انفجاری جهت مخروط از گرده های فلزی استفاده نمود اما سوای جدید بودن و پیش کسوتی، کار او در بردارنده یک بررسی دقیق تجربی و یا تحلیلی نبوده است. تنها بررسی نسبتاً جامع تجربی در این زمینه متعلق به تراویس و جانسون [2] می باشد، هر چند کار با ارزش آنها نیز تنها محدود به کسب پاره ای نتایج تجربی بوده است. تحقیق در این زمینه به دلایل متعدد از جمله ماهیت شکل دهی انفجاری مخروط همراه با تغییر شکل زیاد، نرخ (Moving Boundary) کرنش بالا، شرایط مرزی متحرک (Moving Boundary Conditions) در اثر عدم مهار لبه ورق و حرکت آن در طول جداره حفره قالب، اندر کنش ما بین جداره حفره قالب و ورق در جریان فرایند مسئله تحقیقی نوین و بغرنجی را مطرح می سازد [3]. باستانه کارهای تجربی اشاره شده در فوق، تحقیقات منتشره در این زمینه منحصر به منابع [4,5,6,7,8] می باشد. در ضمن تجربیات صورت پذیرفته جهت تولید مخروط

از دیگر سو مطابق قانون سیلان پلاستیکی لوى ميزز [14] معادله زیر را خواهیم داشت:

$$\frac{\sigma_l - \sigma_T}{\sigma_\theta - \sigma_T} = \frac{\dot{\varepsilon}_l - \dot{\varepsilon}_T}{\dot{\varepsilon}_\theta - \dot{\varepsilon}_T} \quad (11)$$

و با صرفنظر کردن از تغییر شکل الاستیک و قانون ثبات حجم در تغییرشکل پلاستیک خواهیم داشت:

$$\dot{\varepsilon}_l + \dot{\varepsilon}_\theta + \dot{\varepsilon}_T = 0 \quad (12)$$

با در نظر گرفتن معیار تسلیم ون-میسز [14] بصورت زیر:

$$(\sigma_l - \sigma_\theta)^2 + (\sigma_l - \sigma_T)^2 + (\sigma_\theta - \sigma_T)^2 = 2Y_d^2 \quad (13)$$

و با صرفنظر کردن از مقدار تنش در راستای ضخامت ($\sigma_T = 0$) آنچنانکه در تئوری ورق و پوسته معمول است و همچنین با توجه به فرض اساسی در این مدل یعنی صرفنظر کردن از تغییرات ضخامت ($\epsilon_T = 0$) می‌توان از معادلات (11)، (12) و (13) به نتیجه زیر رسید:

$$\sigma_l = -\sigma_\theta = \frac{Y_d}{\sqrt{3}} \quad (14)$$

جایگذاری معادلات (7) الی (10) و (14) در معادله (6) و حل انتگرال مربوطه منجر به رابطه زیر خواهد گردید:

$$\Delta T = -\frac{T_0 Y_d G^2 \pi}{2\sqrt{3} \sin \alpha} \left[(\sin^2 \alpha - n^2) \frac{R_1^2}{2} (1-z^2) + 2n^2 z R_1^2 (1-z) + n^2 z^2 R_1^2 \ln z \right] \quad (15)$$

اکنون به محاسبه انرژی کرنش ناشی از خمش پلاستیک بصورت زیر پرداخته می‌شود [10]:

$$\Delta U = \frac{D}{2} \left\{ \left(\left(\frac{\partial^2 w}{\partial l^2} + \frac{\partial^2 w}{\partial y^2} \right)^2 - 2(1-v) \left[\frac{\partial^2 w}{\partial l^2} \frac{\partial^2 w}{\partial y^2} - \left(\frac{\partial^2 w}{\partial l \partial y} \right)^2 \right] \right) dldy \right\} \quad (16)$$

از جایگذاری معادله (5) و مقدار $v = 0.5$ در حالت تغییر

$$w = \begin{cases} G(x-x_w) \sin n\theta, & x_w \leq x \leq R_1 \\ 0 & R_2 \leq x \leq x_w \end{cases} \quad (1)$$

که در معادله فوق G دارای مقداری مثبت می‌باشد. با توجه به شکل ۲ داریم:

$$R_2 \leq x_w \leq R_1 \quad (2)$$

$$\frac{R_2}{R_1} \leq z = \frac{x_w}{R_1} \leq 1 \quad (3)$$

طبق معیار انرژی، کمانش و ناپایداری زمانی به وقوع خواهد پیوست که کار انجام شده توسط نیروهای غشایی برابر با انرژی کرنش ناشی از خمش پلاستیک گردد [9]. اما کار انجام شده توسط نیروهای غشایی عبارتست از [13, 9]:

$$\Delta T = -\frac{1}{2} \int \left[N_l \left(\frac{\partial w}{\partial l} \right)^2 + N_y \left(\frac{\partial w}{\partial y} \right)^2 \right] dl dy \quad (4)$$

که انتگرال فوق باید روی سطح جانبی مخروط ناقص محاسبه شود. همچنین بین دستگاه مختصات یالی-مماسی مخروط (l, y) و دستگاه مختصات استوانه‌ای (x, θ) روابط زیر برقرار است:

$$dl = \frac{dx}{\sin \alpha} ; \quad dy = x d\theta \quad (5)$$

با جایگذاری معادله (5) در معادله (4) خواهیم داشت:

$$\Delta T = -\frac{1}{2} \int_0^{2\pi} \int_{x_0}^{R_1} \left[N_l \left(\sin \alpha \frac{\partial w}{\partial x} \right)^2 + N_y \left(\frac{\partial w}{x \partial \theta} \right)^2 \right] \frac{x}{\sin \alpha} dx d\theta \quad (6)$$

همچنین با مشتق گیری از معادله (1) خواهیم داشت:

$$\frac{\partial w}{\partial x} = G \sin n\theta \quad (7)$$

$$\frac{\partial w}{\partial \theta} = Gn(x-x_w) \cos n\theta \quad (8)$$

مقادیر نیروهای غشایی بر واحد طول عبارتند از:

$$N_l = \sigma_l \cdot T_0 \quad (9)$$

$$N_y = \sigma_y \cdot T_0 \quad (10)$$

شكل پلاستیک در انگرال فوق خواهیم داشت:

$$a_1 n^4 + a_2 n^2 + a_3 = 0 \quad (25)$$

که در معادله فوق مقدار a_1 , a_2 و a_3 بصورت ذیل می باشد:

$$a_0 = \frac{T_0 Y_d}{\sqrt{3}} \quad (26)$$

$$a_1 = D \left(-L_n z + 2z - \frac{z^2}{2} - \frac{3}{2} \right) \quad (27)$$

$$a_2 = -D \sin^2 \alpha L_n z + a_0 R_1^2 \left(-\frac{1-z^2}{2} + 2z(1-z) + z^2 L_n z \right) \quad (28)$$

$$a_3 = a_0 R_1^2 \sin^2 \alpha \frac{1-z^2}{2} \quad (29)$$

مقدار تنش تسلیم دینامیکی در معادله (26) معمولاً مضربی از تنش تسلیم استاتیکی بصورت زیر در نظر گرفته می شود:

$$Y_d = m Y_s \quad (30)$$

معادله (25) تحت عنوان معادله $z-n$ نامیده می شود که در واقع نتیجه تحلیل ارائه شده در این مقاله و معادله اصلی حاکم بر پدیده چروکیدگی مخروط در شکل دهی انفارجی می باشد. حل این معادله منجر به دو جواب زیر برای n می گردد:

$$n_1 = \sqrt{\frac{-a_2 + \sqrt{\Delta}}{2a_1}} \quad (31)$$

$$n_2 = \sqrt{\frac{-a_2 - \sqrt{\Delta}}{2a_1}} \quad (32)$$

که در معادلات اخیر Δ میان معادله (32) از رابطه زیر بدست می آید:

$$\Delta = a_2^2 - 4a_1 a_3 \quad (33)$$

در صورتی که علاقمند به بررسی چروکیدگی مخروط کامل باشیم قبل از هر چیز بایستی شعاع قاعده مخروط کامل

$$\Delta U = \frac{D}{2} \int_0^{2\pi} \int_{x_w}^{R_1} \left[\left(\sin^2 \alpha \frac{\partial^2 w}{\partial x^2} + \frac{\partial^2 w}{\partial \theta^2} \right)^2 \left[\frac{\sin^2 \alpha}{x^2} \frac{\partial^2 w}{\partial x^2} \frac{\partial^2 w}{\partial \theta^2} - \left(\frac{\sin \alpha}{x} \frac{\partial^2 w}{\partial x \partial \theta} \right)^2 \right] \right] \frac{x}{\sin \alpha} dx d\theta \quad (17)$$

با مشتق گیری از معادلات (7) و (8) خواهیم داشت:

$$\frac{\partial^2 w}{\partial x^2} = 0 \quad (18)$$

$$\frac{\partial^2 w}{\partial \theta^2} = -G n^2 (x - x_w) \sin n \theta \quad (19)$$

$$\frac{\partial^2 w}{\partial x \partial \theta} = G n \cos n \theta \quad (20)$$

مقدار D در معادله (17) بقرار ذیل است [9]:

$$D = \frac{E_0 T_0^3}{12(1 - v^2)} \quad (21)$$

با جایگذاری مقدار $v = 0.5$ در حالت تغییر شکل پلاستیک در معادله (21) خواهیم داشت:

$$D = \frac{E_0 T_0^3}{9} \quad (22)$$

همچنین E_0 بصورت زیر تعریف می شود [9]:

$$E_0 = \frac{4 E E_p}{(\sqrt{E} + \sqrt{E_p})^2} \quad (23)$$

و با جایگذاری معادلات (18), (19) و (20) در معادله (17) و پس از انگرالگیری معادله زیر بدست می آید:

$$\Delta U = \frac{n^2 D G^2 \pi}{2 \sin \alpha} \left[n^2 \left(-L_n z + 2z - \frac{z^2}{2} - \frac{3}{2} \right) - \sin^2 \alpha L_n z \right] \quad (24)$$

حال مطابق آنچه که قبلاً در مورد معیار انرژی گفته شد، از تساوی معادلات (15) و (24) به معادله اساسی

که چروکیدگی بشدت متأثر از میزان نامتقارنی در اجزاء، ناهمسانی در هندسه و خواص مکانیکی ماده (انایزوتروپی) [19] و میزان عیب (Imperfection) در میادین سرعت و جابجایی می باشد [20]. بعلاوه آنچنانکه محققان ابراز داشته اند لزومی به گسترش چروکیدگی به تمام سطح نمی باشد [12] بعبارت دیگر موضعی بودن و عدم تقارن پدیده چروکیدگی دینامیکی امر نامعمولی نمی باشد. موضعی شدن چروکیدگی همچنین می تواند سبب بهم پیوستن دو یا چند چروک و تشکیل یک چروک بزرگتر یا اصطلاحاً چین (شکل ۶ب) بدهند. موضعی شدن چروکیدگی همچنین می تواند منجر به توزیع نامتقارن چروک های ناهمسان با ابعاد هندسی متفاوت گردد (برای مشاهده نمونه هایی از این توزیع نامتقارن در مورد پوسته های استوانه ای می توان به مرجع [17] مراجعه کرد).

دیگر نتایجی که از بررسی شکل های ۴ و ۵ بدست می آیند بشرح زیر می باشند:

۱- برای هر منحنی $z-n$ مقداری z وجود دارد که فراتر از آن مقدار n صفر می شود. این مقدار از z که از تقاطع منحنی $z-n$ با محور افقی حاصل می گردد مین m داده شده مقدار z (حداقل طول چروک) در چروکیدگی می باشد. عنوان مثال اگر در شکل ۴ منحنی $z-n$ بازاء $m=2$ را در نظر بگیریم می توان گفت که امکان داشتن چروک هایی با z فراتر از $7/0$ وجود ندارد. این مقدار از z با افزایش m که مین افزایش نرخ کرنش و حساسیت ماده نسبت به نرخ کرنش است افزایش می یابد.

۲- با افزایش m که مین افزایش نرخ کرنش و حساسیت ماده نسبت به نرخ کرنش می باشد مددشماره n_1 افزایش و مددشماره n_2 اندکی کاهش می یابد. نتایج دیگر محققان حاکی از آنست که کمانش دینامیکی در مددشماره های بزرگتری نسبت به کمانش استاتیکی نرخ می دهد [17] که این موضوع موافق اثر افزایش m بر روی n_1 و مخالف اثر افزایش m بر روی n_2 می باشد.

۳- اثر m بر روی n_1 کمتر از اثر آن بر روی n_2 می باشد و در منحنی های $z-n$ مربوط به n_1 ناحیه وسیعی از z وجود دارد که این تأثیر صفر می باشد.

۴- با مقایسه شکل های ۴ و ۴ ت همچنین ۵ و ۵ ت مشاهده می گردد که با افزایش نسبت شعاع به ضخامت ورق (نازکتر شدن پوسته) مددشماره های n_1 و n_2 افزایش می یابد که این امر موافق با نتایج دیگر محققان است [21, 19].

۵- بطور کلی در تمامی شکل ها مددشماره n_1 بزرگتر از n_2 می باشد.

۶- در صورتیکه عبارت Δ ارائه شده در معادله (۲۳) بازاء

را بدست آورده که این امر با بکارگیری اصل ثبات حجم در پلاستیسیته که با صرفنظر از تغییرات ضخامت به تساوی سطوح جانبی مخروط کامل با ورق اولیه منجر می گردد، بصورت ذیل محقق می گردد:

$$\pi R_0^2 = \frac{\pi R_{1f}^2}{\sin \alpha} \quad (24)$$

$$R_{1f} = R_0 \sqrt{\sin \alpha} \quad (25)$$

۳. نتایج و بحث

آزمایش های تجربی متعدد تحت زوایای رأس 90° و 60° درجه نشان می دهند که چروکیدگی شدید تحت زاویه 60° درجه بوقوع می پیوند. در صورتیکه تحت زوایای رأس 90° و 120° درجه، چروکیدگی بندرت آنهم بسیار محدود در لبه رخ می دهد. علت بروز چروکیدگی شدید تحت زاویه 60° درجه، تغییر شکل محیطی زیاد و در نتیجه ایجاد تنش های محیطی فشاری بالا [16, 15]- بر پوسته مخروط در مقایسه با زوایای 90° و 120° درجه می باشد. می توان نتیجه گرفت که زاویه 60° درجه از حیث بروز پدیده چروکیدگی یک زاویه بحرانی بحساب می آید، به آن معنا که فراتر از آن احتمال وقوع چروکیدگی باستانه لبه منتفی است. بروز چروکیدگی لبه حتی در زوایای غیر بحرانی علاوه بر مصدق تجربی بطريق تحلیلی با استفاده از معادله $z-n$ کاملاً قابل توجیه می باشد به این صورت که این معادله در $z=1$ (لبه) مستقل از زاویه رأس و سایر پارامترها دارای یک جواب بدیهی و نامعین می باشد (شکل ۳ [5]).

معادلات (۲۱) و (۲۲) برای مواد با خواص مکانیکی ذکر شده در جدول ۱ و زاویه رأس 60° درجه ($\alpha=60^\circ$) با استفاده از نرم افزار MATLAB حل و نتایج بترتیب در منحنی های موجود در شکل های ۴ و ۵ ارائه شده اند. در هر شکل سه منحنی به ازاء $m=1, 2, 3$ بر روی مخروط کامل رسم شده است. همچنین مقایسه ای بین نتایج تحلیلی و تجربی در جدول ۲ صورت پذیرفته است.

وجود دو جواب تحلیلی n_1 و n_2 چروکیدگی مخروط در شکل دهی انفجاری را پدیده ای آشوبناک جلوه گر می سازد. این امر با مراجعه به نتایج موجود در جدول ۲ وقت می گیرد به این ترتیب که نتایج تجربی در برخی موارد نزدیک به n_1 و در برخی موارد نزدیک به n_2 و در موارد دیگر به هر دو (هنگامی که n_1 و n_2 نزدیک همدیگرند) نزدیک می باشند.

واقعیت آنست که همچنانکه دیگر محققان هم اذعان داشته اند یک توزیع معین چروکیدگی در تجربیات بسختی تکرار پذیر می باشد [18] این امر می تواند ناشی از آن باشد

گردید که این معادله اطلاعات قابل توجهی را در مورد نحوه دخالت پارامترهای هندسی و خواص مکانیکی ورق در بروز و کنترل چروکیدگی می‌دهد. با حل این معادله می‌توان تعداد و موضع شروع چروک‌ها را تعیین کرد. همچنین با استفاده از این معادله می‌توان به بررسی آثار کمی و کیفی خواص مکانیکی و ابعاد ورق بر پذیده چروکیدگی پرداخت. در این تحقیق همچنین با بکارگیری ورق‌گیر جهت کنترل چروکیدگی، روش متداول شکل دهی انفجاری مخروط گسترش یافته است. در این تحقیق همچنین مشخص گردید که عملکرد موفق ورق گیر تابع عواملی چون فشار آن و جنس ورق می‌باشد. میان نتایج تحلیلی و تجربی این تحقیق انتباط مطلوبی وجود دارد.

فهرست نمادها

a_0, a_1, a_2, a_3	: توابعی متشکل از خواص مکانیکی و ابعاد مخروط و همچنین موضع بدون بعد شروع چروکیدگی
D	: مدول سختی خمشی
E	: مدول یانگ
E_0	: مدول کمانش
E_p	: مدول کار سختی
G	: دامنه چروک‌ها
I, y	: دستگاه مختصات یالی - مماسی مخروط
m	: نسبت تنش تسلیم دینامیکی به تنش تسلیم استاتیکی
N_x	: نیروی غشایی یالی بر واحد طول
N_y	: نیروی غشایی محیطی بر واحد طول
n_1, n_2, n	: شماره مد (Mode Number) یا نصف تعداد چروک‌ها
R_0	: شعاع اولیه ورق
R_i	: شعاع قاعده بزرگتر مخروط ناقص
$R_{1,i}$: شعاع قاعده مخروط کاملاً شکل یافته
R_2	: شعاع قاعده کوچکتر مخروط ناقص
T_0	: ضخامت اولیه ورق
w	: خیز اضافی ناشی از چروکیدگی
x, θ	: دستگاه مختصات استوانه‌ای
x_w	: موضع شروع چروکیدگی
Y_d	: تنش تسلیم دینامیکی
Y_s	: تنش تسلیم استاتیکی
z	: موضع بدون بعد شروع چروکیدگی
α	: نصف زاویه رأس مخروط
Δ	: میان معادله جبری درجه دوم
ΔT	: کار انجام شده توسط نیروهای غشایی
ΔU	: انرژی کرنش خمش پلاستیک
γ	: نرخ کرنش یالی
τ	: نرخ کرنش ضخامتی
ϵ	: نرخ کرنش محیطی
η	: ضریب پواسون
σ_s	: تنش یالی
σ_T	: تنش ضخامتی
σ_b	: تنش محیطی

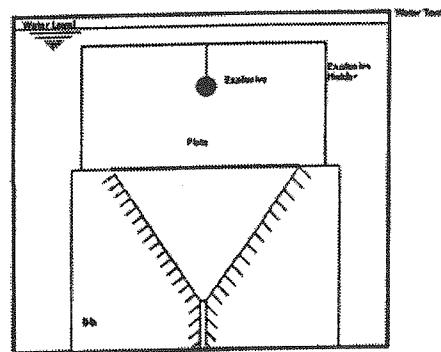
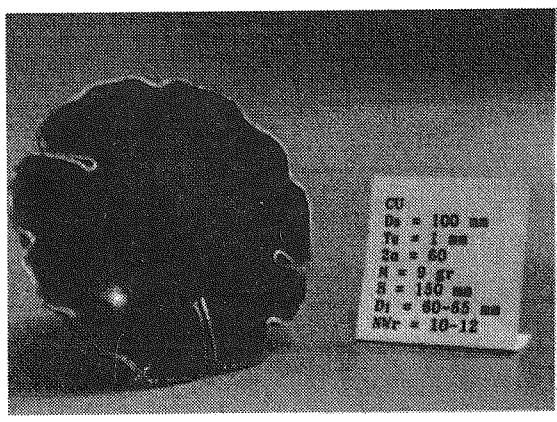
هر مقدار Z منفی گردد در آنصورت n_1 و n_2 موهمی گردیده و به لحاظ فیزیکی به آن معناست که امکان وقوع چروکیدگی منتفی است. اما در صورت مثبت بودن Δ آنگاه چروکیدگی رخ نخواهد داد اگر معادله بر حسب n^2 درجه دوم (۲۵) دارای دو ریشه $(n_1^2$ و $n_2^2)$ منفی یا یک ریشه منفی و یک ریشه صفر باشد و این نیز زمانی محقق است که در معادله (۲۵) حاصل جمع دو ریشه $\left(\frac{a_2}{a_1}\right)$ منفی و حاصل ضرب آنها $\left(\frac{a_1}{a_1}\right)$ مثبت یا صفر باشد. همچنین در صورت صفر بودن Δ شرط عدم چروکیدگی آنست که ریشه مضاعف (یا دو برابر آن) منفی یا صفر باشد. پس بعنوان یک نتیجه عملی از تحلیل ارائه شده می‌توان شرط لازم و کافی کنترل و جلوگیری از چروکیدگی را بصورت زیر بیان کرد:

$$\begin{cases} \Delta < 0, \quad \forall z \\ \text{or} \\ \Delta > 0 \text{ and } -\frac{a_2}{a_1} < 0 \text{ and } \frac{a_3}{a_1} \geq 0 \\ \text{or} \\ \Delta = 0 \text{ and } -\frac{a_2}{a_1} \leq 0 \end{cases} \quad (36)$$

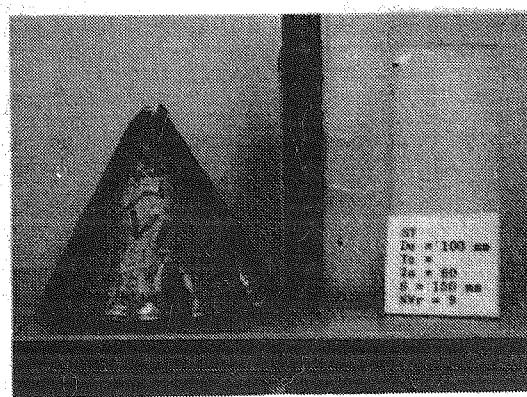
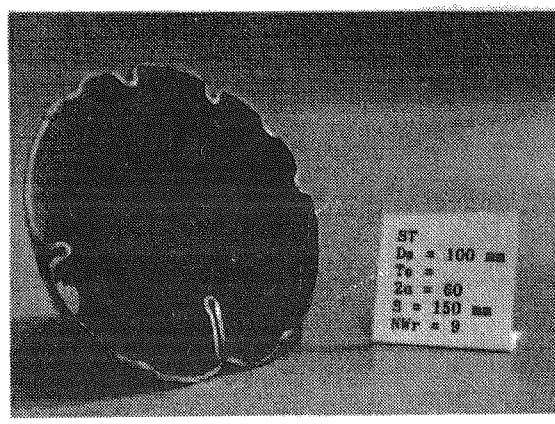
روش متداول کنترل چروکیدگی در فرایندهای مرسوم شکل دهی ورق‌ها استفاده از ورق گیر می‌باشد. در این تحقیق برای نخستین بار کارآیی ورق‌گیر در کنترل چروکیدگی ورق در اثناء شکل دهی انفجاری مخروط (شکل ۷) محقق شد. نتایج تجربی متعدد در این زمینه حاکی از آن است که بازده این روش وابسته به دو مشخصه مقدار و میزان یکنواختی عواملی چون فشار ورق گیر، پرداخت و روانکاری سطوح درگیر، جنس و آنایزوتروپی ورق می‌باشد. انحراف از مقدار بهینه این عوامل می‌تواند منجر به ترازید تنش‌های کششی و در نتیجه پارگی محصول گردد [۱۵]، امری که در نمونه مسی ارائه شده در شکل ۷ بوقوع پیوست. همچنین انحراف از میزان بهینه یکنواختی عوامل فوق الذکر می‌تواند منجر به کشش ناهمسان و یا نامتقارن گردد. آنایزوتروپی ورق می‌تواند منجر به گوشه دار شدن (earing) محصول نهایی گردد، امری که در نمونه فولادی ارائه شده در شکل ۷ بوقوع پیوست. در مورد نمونه فولادی تعداد گوشه‌ها معمولاً چهار عدد می‌باشد. در صورت حذف این پدیده بوسیله برش یا روش دیگر باستی عملکرد ورق گیر در این مورد موفق ارزیابی گردد.

۴- نتیجه گیری

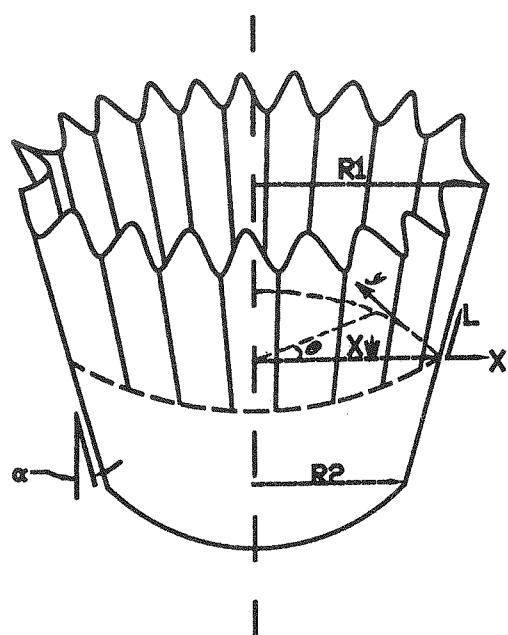
در این مقاله مدل تحلیلی ارائه شده منجر به معادله $Z-n$



شکل (۱-۷) شماتیک چیدمانی اجزاء در آزمایش های تجربی.

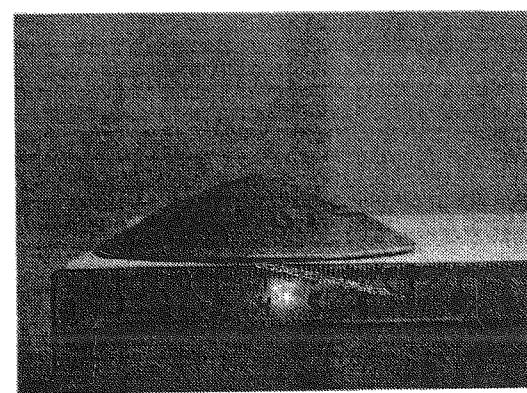
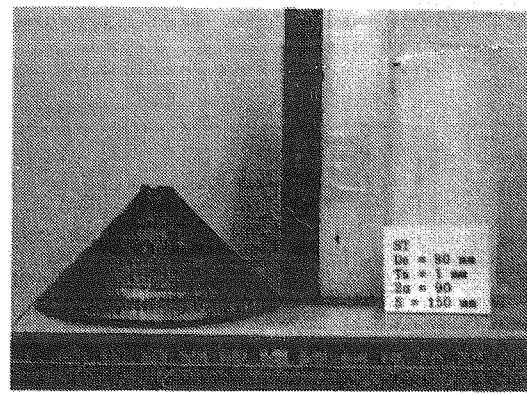


شکل (۱-۸) بروفیل طولی چروک در مخروط ۶۰ درجه.



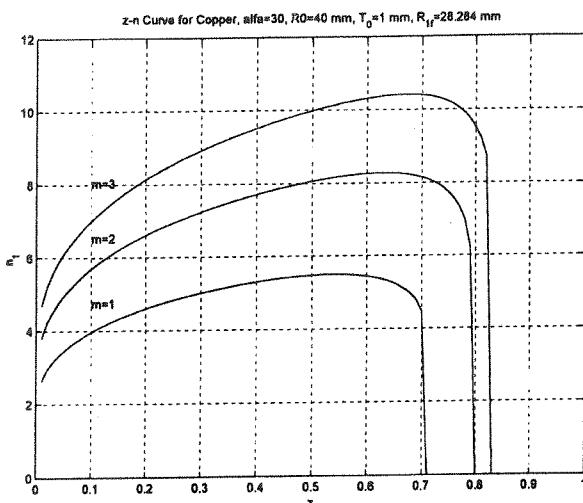
شکل (۲) مدل سازی تحلیلی چروکیدگی در جریان

شکل دهی انفجاری مخروط.



شکل (۱-۹) نمونه ای از مخروط های بولید شده با استفاده از روش.

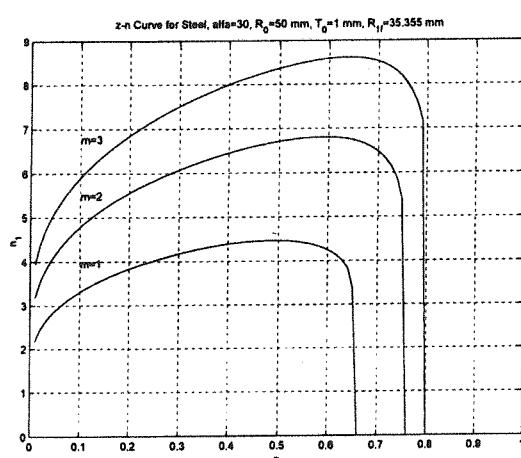
شکل دهی انفجاری از بالا به پائین بترتیب: مخروط ۶۰، ۹۰ و ۱۲۰ درجه



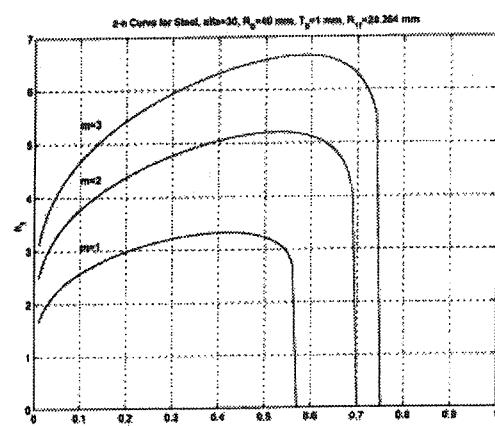
شکل (۳ - ب) منحنی های Z-n₁ مخروط کامل ۶ درجه برای گرده فلزی به شعاع ۴۰ و ضخامت ۱ میلیمتر.



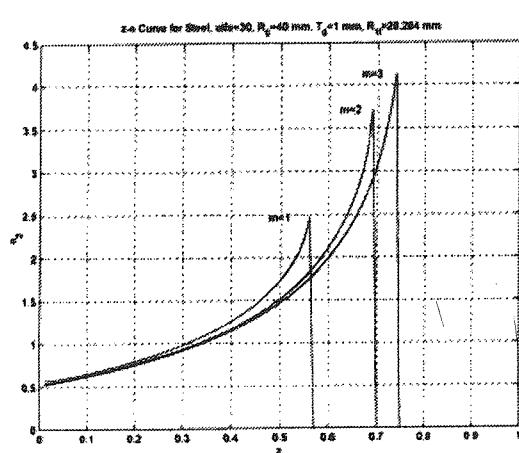
شکل (۳) چروکیدگی لبه در نمونه آلومینیمی.



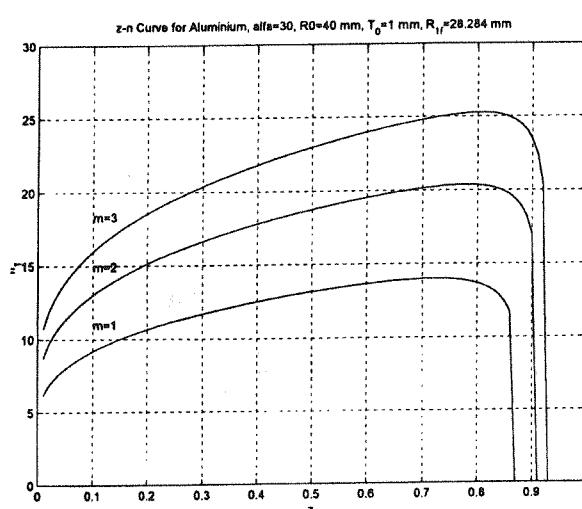
شکل (۳ - ت) منحنی های Z-n₁ مخروط کامل ۶ درجه برای گرده فولادی به شعاع ۵۰ و ضخامت ۱ میلیمتر.



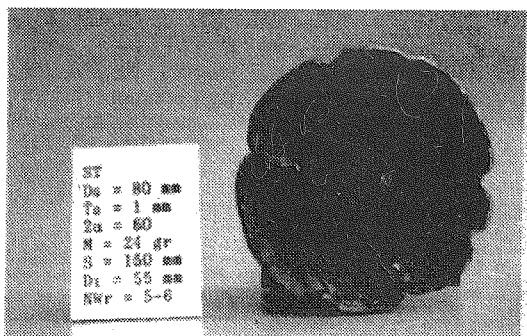
شکل (۴ - آ) منحنی های Z-n₁ مخروط کامل ۶ درجه برای گرده فولادی به شعاع ۴۰ و ضخامت ۱ میلیمتر.



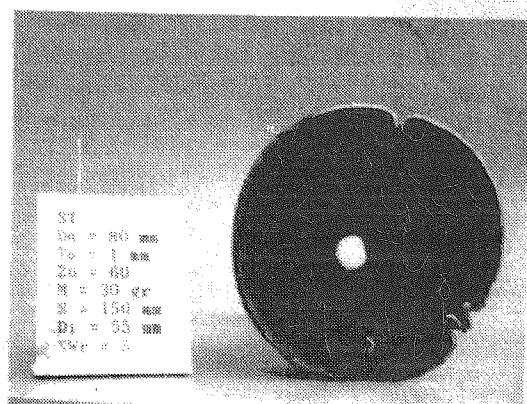
شکل (۵ - آ) منحنی های Z-n₂ مخروط کامل ۶ درجه برای گرده فولادی به شعاع ۴۰ و ضخامت ۱ میلیمتر.



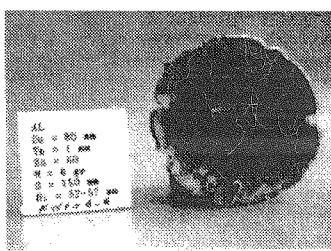
شکل (۴ - ب) منحنی های Z-n₁ مخروط کامل ۶ درجه برای گرده آلومینیمی به شعاع ۴۰ و ضخامت ۱ میلیمتر.



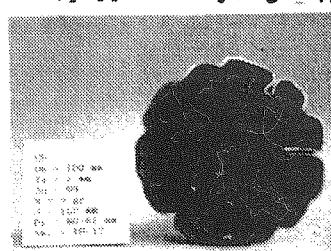
شکل (۵-آ) تعداد چروک در مخروط کامل، ۰ درجه حاصل از گرده فولادی به شاعع ۴۰ و ضخامت ۱ میلیمتر ($z=0.56$, $n=6$).



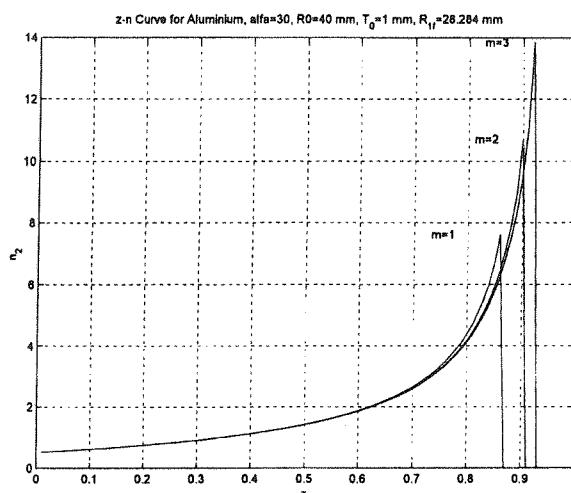
شکل (۵-ب) تعداد چروک در مخروط کامل ۰ درجه حاصل از گرده فولادی به شاعع ۴۰ و ضخامت ۱ میلیمتر ($z=0.69$, $n=5$).



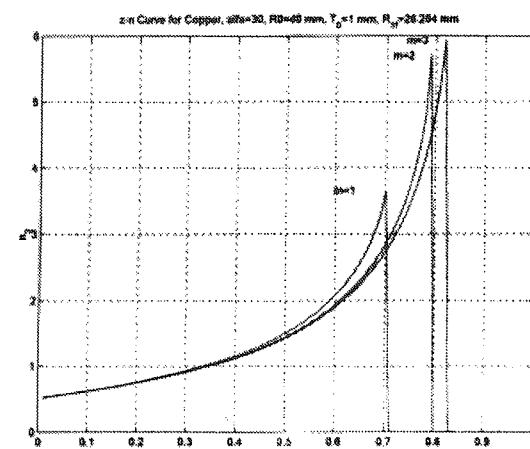
شکل (۵-ب) تعداد چروک در مخروط کامل ۰ درجه حاصل از گرده آلومنینیمی به شاعع ۴۰ و ضخامت ۱ میلیمتر ($z=0.7$, $n=6-8$).



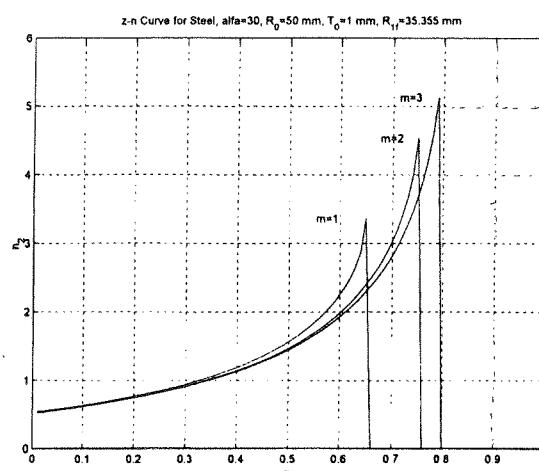
شکل (۵-ت) تعداد چروک کامل ۰ درجه حاصل از گرده مسی به شاعع ۴۰ و ضخامت ۱ میلیمتر ($z=0.43$, $n=10-12$).



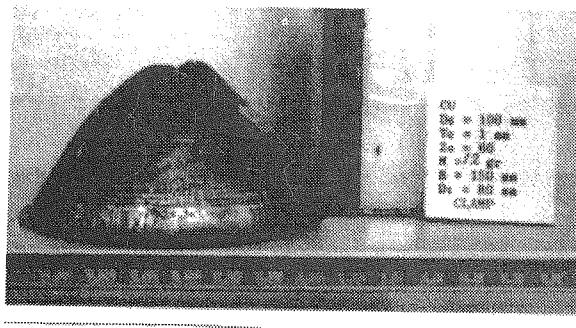
شکل (۵-ب) منحنی های $z-n_2$ مخروط کامل ۰ درجه برای گرده آلومنینیمی به شاعع ۴۰ و ضخامت ۱ میلیمتر.



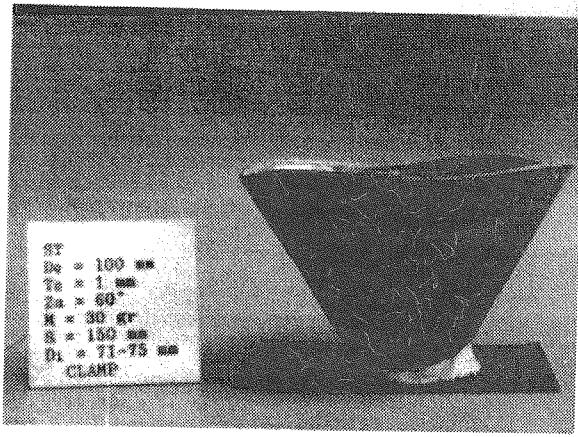
شکل (۵-ب) منحنی های $z-n_2$ مخروط کامل ۰ درجه برای گرده مسی به شاعع ۴۰ و ضخامت ۱ میلیمتر.



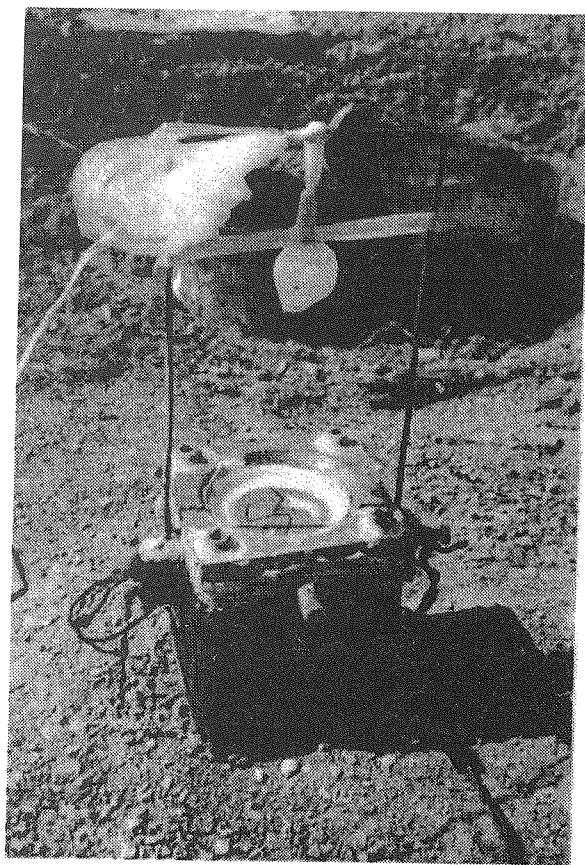
شکل (۵-ت) منحنی های $z-n_2$ مخروط کامل ۰ درجه برای گرده فولادی به شاعع ۵ و ضخامت ۱ میلیمتر.



شکل (۷ - ب) پارگی در نمونه مسی هنگام استفاده از ورق گیر.



شکل (۷ - ب) حذف چروکیدگی در نمونه فولادی و گوشه دار شدن لبه هنگام استفاده از ورق گیر.



شکل (۷ - ۶) بکارگیری ورق گیر جهت کنترل چروکیدگی در شکل دهی انفجاری مخروط.

جدول (۱) خواص مکانیکی مواد مورد استفاده.

Material	$Y_s(MPa)$	$E(MPa)$	$E_p(MPa)$	$E_0(MPa)$
Cu	۱۶۹/۰۴	۱۱۵۰۰	۸۲۸ [۱۷]	۲۸۱۴
Al	۹۱/۴۶	۶۹۰۰	۲۸۰۰ [۱۷]	۷۷۰۹
St	۲۳۹/۲۰	۲۰۰۰۰	۲۰۰۰ [۹]	۴۶۱۷۷

جدول (۲) مقادیر تحلیلی و تجربی [۵] برای مواد مختلف با ضخامت ۱ و شعاع اولیه ۴۰ میلیمتر.

material	z	γn_1			γn_2			تجربی	
		m=۱	m=۲	مرجع	m=۱	m=۲	مرجع	n	مرجع
St	-۰.۵۶	۰.۶	۱۰	شکل ۱۰	۴-۵	۳-۴	شکل ۱۰	۴	شکل ۱۰
St	-۰.۶۹	-	۸	شکل ۱۰	-	۷	شکل ۱۰	۵	شکل ۱۰
Al	-۰.۷	۲۸	۴۰	شکل ۱۰	۰-۶	۰-۶	شکل ۱۰	۶-۸	شکل ۱۰
Cu	-۰.۲۲	۱۱	۱۵-۱۶	شکل ۱۰	۲-۳	۲-۳	شکل ۱۰	۱۰-۱۲	شکل ۱۰

مراجع

- [1] H. P. Tardif, Explosive Forming of Cones by Metal Gathering, Metal Progress, Vol.76, No. 3, P. 84, (Sep. 1959).
- [2] F. W. Travis and W. Johnson, The Explosive Forming of Cones, Proc. 3rd International Machine Tool Design Research Conference, Birmingham, PP. 341-364, (1962).
- [3] N. Cristescu, Dynamic Plasticity, PP. 302, 330, (1967).
- [4] لیاقت، غلامحسین- جواب ور، داریوش، گزارش آزمایش های تجربی شکل دهی انفجاری مخروط، صنایع شهید باقری، ۱۳۷۶.
- [5] لیاقت، غلامحسین- جواب ور، داریوش، آزمایش های تجربی شکل دهی انفجاری مخروط، صنایع مهمات سازی، ۱۳۷۸-۷۹.
- [6] لیاقت، غلامحسین- جواب ور، داریوش، شکل دهی مخروط به روش انفجاری، ششمین کنفرانس سالانه مهندسی مکانیک و سومین کنفرانس بین المللی مهندسی مکانیک انجمن مهندسان مکانیک ایران، دانشگاه علم و صنعت ایران، دانشکده مهندسی مکانیک، ص ۱۵۱۳-۲۸-۳۰، ۱۵۰۷-۱۳۷۷ اردیبهشت ۱۳۷۷.
- [7] لیاقت، غلامحسین- جواب ور، داریوش، ارایه مدل تغییر شکل پایدار ورق جهت تحلیل شکل دهی انفجاری، هفتمین کنفرانس سالانه مهندسی مکانیک انجمن مهندسان مکانیک ایران، دانشگاه سیستان و بلوچستان، دانشکده مهندسی شهید نیکخت، ۱۳۷۸.
- [8] لیاقت، غلامحسین- جواب ور، داریوش، تحلیل تغییر شکل ناپایدار ورق فلزی در قالب مخروطی در هنگام شکل دهی انفجاری، هفتمین کنفرانس سالانه مهندسی مکانیک انجمن مهندسان مکانیک ایران، دانشگاه سیستان و بلوچستان، دانشکده مهندسی شهید نیکخت، ۱۳۷۸.
- [9] T. X. Yu, W. Johnson and W. J. Stronge, Stamping and Springback of Circular Plates Deformed in Hemispherical Dies, Int. J. Mech. Sci, Vol. 26, No. 2, PP. 131-148, (1984).
- [10] G. E. Hudson, A Theory of the Dynamic Plastic Deformation of a Thin Diaphragm, Journal of Applied Physics, Vol. 22, No. 1, PP. 1-11, Jan. (1951).
- [11] Eric K. Henriksen, The Theory of Explosive Forming, American Society of Tool and Manufacturing Engineers, PP. 6,9,11,(1968).
- [12] R. V. Pikhtovnikov, V. I. Zav'yalova, Explosive Forming of Sheet Metals, P. 82.
- [13] A. C. Ugral, Stress in Plates and Shells, PP. 159, 239.
- [14] W. Johnson, P.B.Mellor, Engineering Plasticity, Ellis Harwood Ltd. (Publ.), PP. 64, 82, (1983).
- [15] Ahmetoglu, Mustafa A. ^ Cormans, Arjan ^ Kinzel, Gray L. ^ Altan, Taylan, Improving Drawability by Using Variable Blank Holder Force and Pressure in Deep Drawing of Round and Non-Symmetric Parts, Sheet Metal and Stamping Symposium, SAE Special Publications, N. 944, Publ. by SAE, Warrendale, PA, U.S.A., PP. 113-120,(1993).
- [16] Adams, G. G.,Plate Elastic Wrinkling of A Tensioned Circular Using Von Karman Plate Theory, Journal of Applied Mechanics, Transactions ASME, V. 60, N. 2, PP. 520-525, (Jun 1993).
- [17] Lindbrg, H. E. and Florence, A. L., Dynamic Pulse Buckling - Theory and Experiment, PP. 2, 95-97, (1987).
- [18] Chirs H. Jenkins and John W. Leonard, Nonlinear Dynamic Response of Membranes: State of Art, Appl. Mech. Rev., 44(7), PP. 319-328 (July 1991).
- [19] Narayanasamy, R. ^ Sowerby, R., Wrinkling of Sheet Metals When Drawing through A Conical Die, Journal of Materials Processing Technology V. 41, N. 3, PP. 277-290, (Mar. 1994).
- [20] N. Jones, Recent Progress in The Dynamic Plastic Behavior of Structures - Part I, Shock Vib. Dig., 10(9),PP. 21-33, (1978).
- [21] Stronge, W. J. ^ Sutcliffe, M. P. F. ^ Yu, T. X., Wrinkling of Elastoplastic Circular Plates during Stamping, Experimental Mechanics V. 26, N. 4, PP. 345-353, (Dec. 1986).
- [22] لیاقت، غلامحسین و دیگران، تحلیل پدیده چرخکیدگی در شکل دهی انفجاری مخروط و مقایسه با نتایج تجربی، مجله بین المللی علوم و مهندسی دانشگاه علم و صنعت ایران، آماده چاپ.