

## بررسی تجربی و تئوری تعیین ضرایب معیارهای تسلیم پیشرفته و نمودار حد شکل دهنده آلیاژ آلومینیوم 2024

مهدی ظهور<sup>۱\*</sup>, سپیده شاهی<sup>۲</sup>, محمد حسین پورگللو<sup>۳</sup>

۱- دانشیار، دانشکده مهندسی مکانیک، دانشگاه صنعتی خواجه نصیرالدین طوسی، تهران

۲- کارشناسی ارشد، دانشکده مهندسی مکانیک، دانشگاه صنعتی خواجه نصیرالدین طوسی، تهران

۳- استادیار، دانشکده مهندسی مکانیک، دانشگاه تربیت دبیر شهید رجایی، تهران

\* تهران، صندوق پستی ۱۹۳۹۵-۱۹۹۹، mzohoor@kntu.ac.ir

### چکیده

در این مقاله مطالعه‌ی تئوری و تجربی پیش‌بینی نمودار حد شکل دهنده آلیاژ آلومینیوم O-2024 انجام شده است. جهت بدست آوردن و کالیبره نمودن ضرایب معیارهای تسلیم پیشرفته YLD2004-18P, YLD2004-18P, YLD2011-18P, YLD2011-27P, BBC2008-16P و YLD2011-27P تست کشش در ۷ راستا نسبت به جهت نورد انجام شد. تنشهای تسلیم جهتی و ضرایب ناهمسانگردی آلیاژ استخراج گردید؛ سپس تابع خطای مناسب تعییف شده و با استفاده از الگوریتم لونبرگ- مارکوات بهینه‌سازی شد. با درنظر گرفتن ۸, ۱۰, ۱۲ و ۱۴ پارامتر ناهمسانگردی، تاثیر تعداد پارامترها بر دقت توابع تسلیم بررسی شد. بهترین حالت و کمترین انحراف مربوط به استفاده از ۱۴ پارامتر ناهمسانگردی در اجرای تابع خطای می‌باشد. به منظور مقایسه‌ی استحکام‌های تسلیم و ضرایب ناهمسانگردی تجربی و محاسبه شده، روش لیکاک به کار برد شد. مشخص شد هر چهار معیار، برای استحکام‌های تسلیم پیش‌بینی نزدیک به مقادیر تجربی ارایه می‌دهند. پیش‌بینی استحکام‌های تسلیم با معیار YLD2011-27P و ضرایب ناهمسانگردی با معیار YLD2004-18P نزدیکی بیشتری با داده‌های تجربی دارد. جهت بدست آوردن نمودار حد شکل دهنده تجربی، تست ناکازیما انجام شد. برای شبیه‌سازی پدیده‌ی گلوبی شدن و محاسبه کرنش‌های حدی، مدل اصلاح شده مارسینیاک-کوزینسکی، قانون سخت‌شوندگی سوئیفت و توابع تسلیم جدید YLD2004-18P, YLD2004-18P, YLD2011-18P, YLD2011-27P, BBC2008-16P و YLD2011-27P در سمت راست FLD پیش‌بینی معیارهای YLD2004-18P و YLD2011-27P و در سمت چپ پیش‌بینی معیار YLD2011-27P تطابق بهتری با نتایج تجربی دارد.

### اطلاعات مقاله

مقاله پژوهشی کامل

دریافت: ۱۵ مهر ۱۳۹۴

پذیرش: ۰۸ آبان ۱۳۹۴

ارائه در سایت: ۱۶ دی ۱۳۹۴

کلید واژگان:

نمودنی حد شکل دهنده

معیار تسلیم

MK مدل

تابع خطای

## An experimental and theoretical investigation for determination of advanced yield criteria parameters and forming limit diagram of Aluminum alloy 2024

Mehdi Zohoor<sup>1\*</sup>, Sepideh Shahi<sup>2</sup>, Mohammad HoseinpourGollo<sup>3</sup>

1, 2- Faculty of Mechanical Engineering, K. N. Toosi University of Technology, Tehran, Iran

3- Department of Mechanical Engineering, Shahid Rajaee Teacher Training University, Tehran, Iran

\*P. O. B. 19395-1999, Tehran, Iran, mzohoor@kntu.ac.ir

### ARTICLE INFORMATION

Original Research Paper

Received 07 October 2015

Accepted 29 November 2015

Available Online 06 January 2016

Keywords:

Forming limit diagram

yield criteria

MK model

error-function

### ABSTRACT

In this article, an experimental and theoretical study on the prediction of forming limit diagram (FLD) for aluminum alloy (2024-O) is developed. To identify and calibrate coefficients of YLD2004-18P, YLD2011-18P, YLD2011-27P and BBC2008-16P advanced yield criteria, tensile tests were performed in seven directions with respect to the rolling direction. Directional yield stresses and anisotropy coefficients were determined. Then, an appropriate error-function was defined and optimized by using Levenberg-Marquardt algorithm. By considering 8, 10, 12 and 14 anisotropy parameters, the effect of number of parameters on the accuracy of yield functions was investigated. The best condition with minimum error can be achieved when 14 anisotropy parameters are used. To compare the calculated yield stresses and r-values with experimental data, a method presented by Leacock was used. The results have shown that all four criteria give predictions of yield stresses which are close to experimental values. The prediction of yield stresses and anisotropy coefficients by means of YLD2011-27P and YLD2004-18P criteria have more correlation and good agreement with the experimental data, respectively. For obtaining experimental FLD Nakazima test was performed. In order to simulate the necking phenomenon and calculate the limit strains, the modified Marciniański-Kuczynski (MK) model, Swift hardening law and some new yield criteria including YLD2004-18P, YLD2011-18P, YLD2011-27P and BBC2008-16P were utilized. At the right hand side of FLD, YLD2004-18P and YLD2011-27P criteria and also at the left hand side YLD2011-27P criterion have shown better conformity with experimental results.

بر پایه‌ی این ویژگی هاست توصیف می‌شوند: شکل‌پذیری خوب در عین

داشتن استحکام مکانیکی بالا که از طریق آلیاژسازی و عملیات حرارتی

آلیاژهای آلومینیوم توسط چهار ویژگی اصلی که کاربردهای صنعتی آن نیز

### ۱- مقدمه

Please cite this article using:

M. Zohoor, S. Shahi, M. HoseinpourGollo, An experimental and theoretical investigation for determination of advanced yield criteria parameters and forming limit diagram of Aluminum alloy 2024, *Modares Mechanical Engineering*, Vol. 16, No. 1, pp.192-202, 2016 (in Persian)

برای ارجاع به این مقاله از عبارت ذیل استفاده نمایید:

کردند. نتایج آنها نشان داد که نرم شوندگی موضعی در مرحلهٔ مشخصی از تغییرشکل می‌تواند علت اصلی گلوبی موضعی باشد. پانیچ و همکاران [17] نمودار حد شکل دهی و نمودار حد تنش شکل دهی ورقهای فولادی پراستحکام DP780 و TRIP780 را با استفاده از مدل MK و معیارهای تسلیم فان میسز، هیل 1948 و 2d YLD2000 و مدل‌های سخت‌شوندگی سوئیفت و سوس تعیین و با منحنی‌های تجربی مقایسه کردند. نتایج آن‌ها نشان می‌دهد منحنی‌های حد شکل دهی به طور قابل توجهی تحت تاثیر معیار تسلیم و مدل سخت‌شوندگی هستند. مسلمی نایینی و همکاران [18] کاربرد معیارهای ناپایداری پلاستیک مختلف را همراه با معیار تسلیم ناهمسانگرد درجه 2 بارلات در فرآیند هیدروفرمینگ لوله‌های آلومینیومی ناهمسانگرد بررسی کرده و نتیجه گرفته‌اند که معیار ناپایداری سوئیفت بهترین پیش‌بینی را برای منحنی حد شکل دهی دارد. حسین‌پور و همکاران [19] اثر معیارهای تسلیم ناهمسانگرد هاسفورد، هیل درجه 2 و هیل غیر درجه 2 و پارامترهای موثر ماده بر منحنی‌های حد شکل دهی بر اساس مدل MK را مورد مطالعه قرار داده و نشان دادند که انتخاب معیار تسلیم تاثیر زیادی بر منحنی حد شکل دهی دارد. عاصم‌پور و همکاران [20] با استفاده از مدل مارسینیاک-کوزینسکی، تاثیر مسیر کرنش، اندازه‌ی دانه، زبری سطح و ضخامت ورق بر پیش‌بینی منحنی حد تنش شکل دهی آلیاژ فولاد کم کربن ST12 را بررسی کرده و نشان دادند که واپستگی FLSD به مسیر کرنش کمتر از FLD است. با کاهش اندازه‌ی دانه و زبری سطح و افزایش ضخامت ورق، تنش‌های حدی افزایش می‌یابند. حسین‌پور و همکاران [21]، اثر توابع تسلیم پیشرفته‌ی BBC2003، BBC2004 و YLD2004 با بر پیش‌بینی حد شکل پذیری با مدل‌های مارسینیاک-کوزینسکی، گلوبی پخشی سوئیفت و گلوبی موضعی هیل بررسی کردند. نتایج آن‌ها نشان می‌دهد پیش‌بینی کرنش‌های حدی AA6111-T4 با استفاده از معیار YLD2004 تطابق خوبی با نتایج تجربی دارد و همچنین اثر PLC موجب کاهش شکل پذیری ورق می‌شود. میرفلاح نصیری و همکاران [22]، اثر توابع تسلیم سوار 2008، پلانکت 2008، BBC2008 و YLD2011-18p با بر پیش‌بینی منحنی‌های حد شکل دهی بررسی کردند که نتیجه گرفته‌اند کرنش‌های حدی پیش‌بینی شده توسط معیار تسلیم YLD2011 و قانون سخت‌شوندگی وس تطابق خوبی با داده‌های تجربی دارد.

در این مقاله، اثر توابع تسلیم پیشرفته‌ی YLD2011-18P، YLD2004-18P و BBC2008-16P به همراه مدل مارسینیاک-کوزینسکی بر پیش‌بینی منحنی حد شکل دهی آلیاژ آلومینیوم O-2024 مورد مطالعه قرار گرفته و با داده‌های تجربی تعیین شده توسط تست ناکازیما مقایسه شده است. ضرایب معیارهای تسلیم به روش کمینه‌سازی تابع خطأ و با استفاده از الگوریتم لونبرگ-مارکوات، به کمک نرم افزار متلب<sup>5</sup> محاسبه شده‌اند. برای هر چهار تابع تسلیم، تکنیک انتخاب 14 پارامتر ناهمسانگردی، کمترین انحراف نسبت به داده‌های تجربی را نتیجه داده و برای تعیین ضرایب توابع تسلیم متناظر به کار برده شد. پیش‌بینی کرنش‌های حدی آلیاژ آلومینیوم 2024 در سمت راست منحنی، با معیارهای YLD2004-18P و YLD2011-27P در سمت چپ با معیار YLD2011-27P تطابق بهتری با FLD تجربی دارد.

## 2-محاسبهٔ تجربی حد شکل دهی

در این مقاله، برای تعیین منحنی حد شکل دهی تجربی، نمونه‌های ورق

مناسب به دست می‌آید، چگالی کم در حدود  $2.7 \text{ gr/cm}^3$ ، هدایت حرارتی و الکتریکی بالا و مقاومت نسبتاً بالا به خودگی. اگرچه آلیاژهای آلومینیوم به علت شکل پذیری خوب و استحکام مکانیکی بالا، به طور گسترده در فرآیندهای شکل دهی ورقهای فلزی به کار می‌روند، شکل پذیری این ورقهای (FLD<sup>1</sup>) به طور جامع مورد مطالعه قرار نگرفته است. نمودار حد شکل دهی (FLD) مفهومی سودمند در توصیف شکل پذیری و یک ابزار اینمی مهمن در شبیه‌سازی شکل دهی ورقهای فلزی می‌باشد که با توجه به فاکتورهای مشخص از فرآیندهای شکل دهی مثل رفتار ماده، روانکاری، تجهیزات شکل دهی و غیره کرنش‌های حدی را مشخص می‌کند. نمودارهای حد شکل دهی اولین بار توسط کیلر [1] و گودوین [2] معرفی شدند. هکر [3]، آزین و بکافن [4] و گاش و هکر [5] به طور تجربی، تحقیق بیشتری دربارهٔ تغییرات نمودار حد شکل دهی انجام داده‌اند.

به منظور محاسبهٔ کرنش‌های حدی و رسم FLD ورقهای فلزی، تحقیق‌های زیادی انجام و مدل‌هایی پیشنهاد شده است که مهم‌ترین آن‌ها عبارتند از: مدل گلوبی پخشی سوئیفت [6]، گلوبی موضعی هیل [7]، مدل مارسینیاک و کوزینسکی (MK) [8] و تئوری استورن و رایس [9].

آنالیز MK که بیشتر از سایر مدل‌ها به کار می‌رود، بر پایه‌ی رشد یک نقش اولیه به عنوان ناهمگنی‌ها به شکل یک نوار باریک بوده و به شکل سطح تسلیم و قانون سخت‌شوندگی به کار برده شده وابسته است [10].

محققان زیادی برای محاسبهٔ کرنش‌های حدی، توابع تسلیم و قوانین کارسختی متفاوتی را در تئوری MK به کار برده و نمودارهای حد شکل دهی مواد مختلف را ارایه کرده‌اند. عاصم‌پور و همکاران [11] نمودارهای حد شکل دهی ورق فولادی AK را بر پایه‌ی تنش و کرنش ارایه کردند. مقایسه‌ی بین داده‌های تجربی و نتایج تئوری نشان می‌دهد که FLD<sup>2</sup> و FLSD<sup>3</sup> پیش‌بینی شده می‌توانند حدود شکل دهی ورق فلزی را بخصوص در سمت راست منحنی، به دقت پیش‌بینی کنند. نورچشم و گرین [12] نشان دادند منحنی حد شکل دهی پیش‌بینی شده با استفاده از مدل MK به شکل سطح تسلیم اولیه و تغییر آن در طی کارسختی وابسته است. گنجیانی و همکاران [13] اثر توابع تسلیم هاسفورد و BBC2000 را در مدل MK بررسی کرده و نتیجه گرفته‌اند برای فولاد AK، کرنش‌های حدی پیش‌بینی شده توسط معیار تسلیم هاسفورد با توان 6 همخوانی بهتری با نتایج تجربی دارد. آلوود و شولر [14]، حدود شکل دهی را در فرآیندهای شکل دهی فلزات که در آن‌ها بارگذاری تناسبی و شامل همه‌ی 6 مؤلفه‌ی تانسور تنش است، بررسی کردند. آن‌ها روش MK را برای دربرگرفتن این نوع از بارگذاری توسعه داده و برای نمایش کرنش‌های حدی بدست آمده، یک GFLD<sup>4</sup> را پیشنهاد کردند. نشان می‌دهد حدود شکل دهی به طور قابل توجهی توسط تنش نرمال فشاری و برش ضخامتی افزایش می‌یابد. جانگ بونگ و بارلات [15] با به کار بردن تابع تسلیم YLD2000-2d در مدل‌های MK و PMC<sup>4</sup> اصلاح شده نمودار حد شکل دهی دو ورق فولاد زنگنزن با ضخامت‌های متفاوت را پیش‌بینی کرده و نتیجه گرفته‌اند که برای هر دو ورق نازک و ضخیم FLD پیش‌بینی شده با روش PMC تطابق بهتری با نتایج تجربی دارد. لیانگ زانگ و همکاران [16] برای پیش‌بینی FLD ورق فلزی ناهمسانگرد، فرآیند تغییر شکل و گلوبی موضعی را مدل کرده و یک تئوری بر پایه‌ی انرژی پیشنهاد

1- Forming limit diagram

2- Forming limit stress diagram

3- Generalised forming limit diagram

4- Parmar-Mellor-Chakrabarty

ضریب ناهمسانگردی طبق رابطه 2 محاسبه می‌شود.

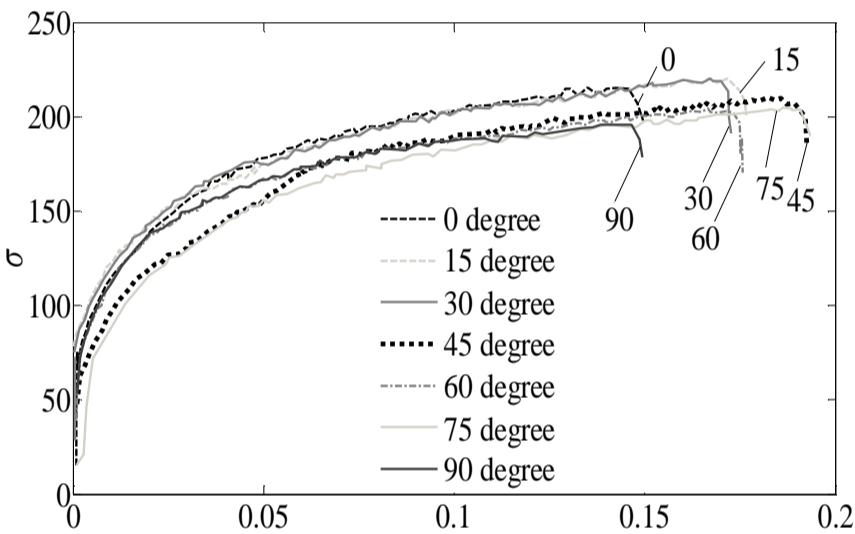
$$r = \frac{\varepsilon_w}{\varepsilon_t} = -\frac{\varepsilon_w}{(\varepsilon_w + \varepsilon_l)} \quad (2)$$

منحنی های تنش - کرنش آلیاژ مورد بررسی در زوایای مختلف نسبت به راستای نورد در شکل 3 آورده شده است.  
تنش های تسلیم و مقادیر  $r$  تعیین شده (قبل از نقطه ناپایداری و در کرنش 9%) در 7 جهت در جدول 2 ارایه شده است.

## 2-2-آزمون FLD

برای انجام آزمون از دستگاه تست کشش 10 تن مدل زویک و قالب ناکازیما استفاده و روی سطح همه نمونه ها الگویی با شبکه بندی دایروی به قطر 2.5 mm به صورت الکتروشیمیایی اج شد.

تغییر شکل قطعه ها تا زمانی که در قطعه پارگی ایجاد شود ادامه یافت (شکل 4). در طی فرایند شکل دهی، دایره ها به بیضی هایی با اندازه های متفاوت تبدیل شدند. قطرهای بزرگ و کوچک بیضی ها با استفاده از دستگاه پروفایل پروژکتور و با دقت  $1\mu\text{m} \pm \text{اندازه گیری}$  و کرنش های اصلی و فرعی محاسبه شدند.



**Fig. 3** Experimental stress (MPa)- strain curves of the investigated alloy

شکل 3 منحنی های تنش(مگا پاسکال)- کرنش تجربی آلیاژ مورد بررسی

جدول 2 مقادیر تجربی تنش های تسلیم و ضرایب ناهمسانگردی آلیاژ آلمینیوم 2024

**Table 2** Experimental values of yield stresses and anisotropy coefficients of Aluminum alloy 2024

$\frac{\sigma_0}{\sigma_y}$	$\frac{\sigma_{15}}{\sigma_y}$	$\frac{\sigma_{30}}{\sigma_y}$	$\frac{\sigma_{45}}{\sigma_y}$	$\frac{\sigma_{60}}{\sigma_y}$	$\frac{\sigma_{75}}{\sigma_y}$	$\frac{\sigma_{90}}{\sigma_y}$
1	1.0833	1.0357	1.0238	0.964	0.9047	0.9404
$r_0$	$r_{15}$	$r_{30}$	$r_{45}$	$r_{60}$	$r_{75}$	$r_{90}$
0.71	0.94	0.86	1.14	0.67	0.5	0.66



**Fig. 4** The photo of a set of specimens for FLD test

شکل 4 تصویر یک سری از نمونه های تست FLD

آلومینیوم O-2024 تمپر شده با ترکیب شیمیایی ارایه شده در جدول 1 استفاده شده است.

## 2-1-آزمون کشش

ابعاد نمونه ها جهت تست کشش برای تعیین استحکام های تسلیم و ضرایب ناهمسانگردی مطابق استاندارد ASTM E8/E8M استخراج شد (شکل 1). جمعاً 21 نمونه، 3 نمونه در 7 زاویه متفاوت (0, 15, 30, 45, 60, 75 و 90) نسبت به جهت نورد استفاده شد. پس از آماده سازی نمونه ها در 7 راستا، الگویی با شبکه بندی دایروی به قطر 2.5 mm به روش الکتروشیمیایی روی نمونه ها چاپ شد (شکل 2-الف).

با فرض ثابت بودن حجم، کرنش های طولی، عرضی و ضخامتی با استفاده از روابط 1 محاسبه شدند.

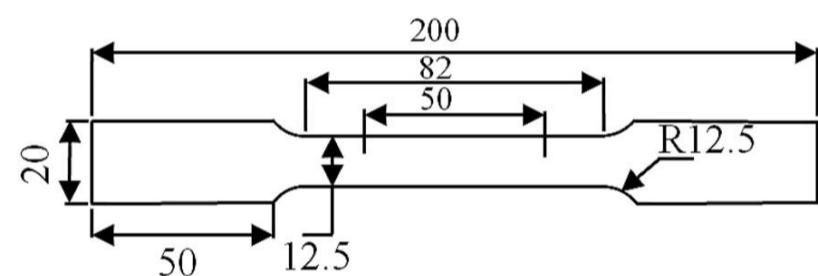
$$\begin{aligned}\varepsilon_l &= \ln \frac{a}{d_0} \\ \varepsilon_w &= \ln \frac{b}{d_0} \\ \varepsilon_t &= -(\varepsilon_l + \varepsilon_w)\end{aligned}\quad (1)$$

در رابطه 1،  $\varepsilon_l$  و  $\varepsilon_w$  کرنش های حقیقی،  $a$  و  $b$  قطرهای نمونه بعد از کشش (شکل 2-ب) هستند.

جدول 1 ترکیب شیمیایی آلیاژ آلمینیوم 2024 بر حسب درصد وزنی عناصر

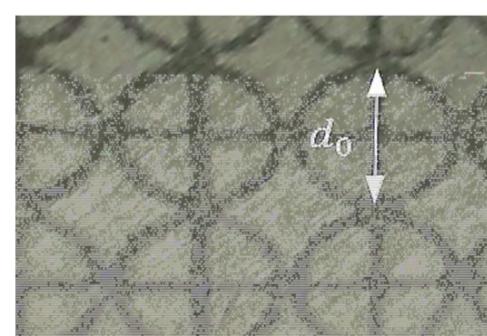
**Table 1** Chemical composition of Aluminum alloy 2024 (%wt.)

Cu	Mg	Mn	Fe	Si	Zn	Ti	Cr	Ni
4.9	1.651	0.64	0.38	0.14	0.06	0.033	0.03	0.02

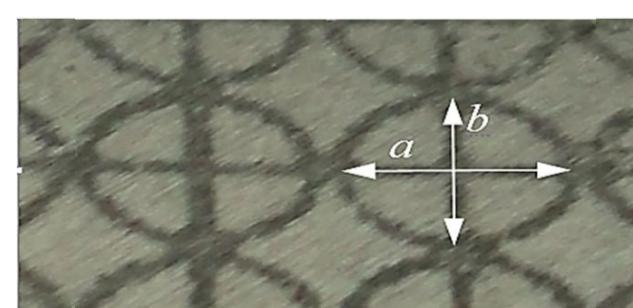


**Fig. 1** Dimensions of tensile test specimens(mm)

شکل 1 ابعاد نمونه ها جهت انجام آزمون کشش (میلی متر)



(a)



(b)

**Fig. 2** Circle grid pattern etched on the surface of the specimens: (a) before deformation and (b) after deformation

شکل 2 الگوی شبکه بندی دایروی اج شده روی سطح نمونه ها-(الف): قبل از تغییر شکل-(ب): بعد از تغییر شکل

**جدول 3** ثابت‌های معادله‌ی کار سختی سوئیفت برای آلیاژ آلمینیوم 2024**Table 3** Swift hardening law constants for the aluminum alloy 2024

$K[\text{MPa}]$	$\varepsilon_0[-]$	$n[-]$	$m[-]$
360	0	0.248	0

**جدول 4** ثابت‌های معادله‌ی کار سختی وس برای آلیاژ آلمینیوم 2024**Table 4** Voce hardening law constants for the aluminum alloy 2024

$A[\text{MPa}]$	$B_0[\text{MPa}]$	$C[-]$
214.5	132.3	25.76

اسکالر  $\xi$  از رابطه‌ی 9 محاسبه می‌شود.

$$\xi = \left( \frac{4}{3} \right)^m + 4 \cdot \left( \frac{2}{3} \right)^m + 4 \cdot \left( \frac{1}{3} \right)^m \quad (9)$$

یک بسط از معیار تسلیم YLD2011-18P با استفاده از سومین انتقال خطی حاصل می‌شود.تابع تسلیم حاصل YLD2011-27P نامیده شده و تنفس معادل آن از رابطه‌ی 10 محاسبه می‌شود.

$$\bar{\sigma}(\sigma) = \left\{ \frac{1}{\xi} \cdot \left[ \sum_{i=1}^3 \sum_{j=1}^3 |S'_i - S''_j|^m + \sum_{i=1}^3 |S'''_i|^m \right] \right\}^{\frac{1}{m}} \quad (10)$$

اسکالر  $\xi$  از رابطه‌ی 11 قابل محاسبه است.

$$\xi = \left( \frac{4}{3} \right)^m + 5 \cdot \left( \frac{2}{3} \right)^m + 6 \cdot \left( \frac{1}{3} \right)^m \quad (11)$$

انتقال خطی  $s$  و تبدیل‌های خطی تنفس‌های انحرافی مشابه روابط 6 و 7 می‌باشد.

### 3-2-3- معیار تسلیم BBC2008

معیار تسلیم BBC2008 برای بیان رفتار پلاستیک ورق‌های فلزی اورتوتروپیک مطابق معادله‌ی 12 ارایه شده است [25].

$$\frac{\bar{\sigma}^{2k}}{w-1} = \sum_{i=1}^s \left\{ w^{i-1} \left\{ [L^{(i)} + M^{(i)}]^{2k} + [L^{(i)} - M^{(i)}]^{2k} \right\} + w^{s-i} \left\{ [M^{(i)} + N^{(i)}]^{2k} + [M^{(i)} - N^{(i)}]^{2k} \right\} \right\} \quad (12)$$

برای فلزات با ساختار FCC، BCC و برای فلزات k=3 FCC، BCC پیشنهاد شده است و  $L^{(i)}$  و  $M^{(i)}$  در رابطه‌ی 13 تعریف شده اند:

$$L^{(i)} = l_1^{(i)} \sigma_{11} + l_2^{(i)} \sigma_{22}$$

$$M^{(i)} = \sqrt{[m_1^{(i)} \sigma_{11} - m_2^{(i)} \sigma_{22}]^2 + [m_3^{(i)} (\sigma_{12} + \sigma_{21})]^2}$$

$$N^{(i)} = \sqrt{[n_1^{(i)} \sigma_{11} - n_2^{(i)} \sigma_{22}]^2 + [n_3^{(i)} (\sigma_{12} + \sigma_{21})]^2}$$

$$w = \left( \frac{3}{2} \right)^{\frac{1}{s}} > 1 \quad (13)$$

که  $(i = 1, \dots, s)$  پارامترهای ماده هستند. برای  $s=1$  معیار تسلیم با نماد BBC2008-8P و برای  $s=2$  BBC2008-16P BBC2008-16P نمایش داده می‌شود. در این مقاله از معیار BBC2008-16P استفاده شده است.

### 3-3- الگوریتم لونبرگ-مارکوات

الگوریتم لونبرگ-مارکوات (LM) [26,27] تکنیکی با رویه‌ی تکراری است برای یافتن مینیمم یک تابع چند متغیره ( $f$ ) که به صورت مجموع مربعات توابع غیرخطی بیان شده است. الگوریتم LM، ترکیبی از روش گرادیان نزولی

### 3- محاسبه‌ی تئوری حد شکل دهی

در این تحقیق، شبیه‌سازی ناپایداری پلاستیک با استفاده از آنالیز مارسینیاک-کوزینسکی انجام شده است. بر اساس تئوری MK، لازم است یک تابع تسلیم، قانون سخت‌شوندگی و قانون جریان تعریف شود. همچنین برای به کار بردن تابع‌های تسلیم جدید، درابتدا باید ضرایب معیار تسلیم با استفاده از پارامترهای ناهمسانگردی تجربی، تعیین شود.

#### 3-1- قانون سخت‌شوندگی

برای تشریح کارسختی ماده، قانون سخت‌شوندگی سوئیفت و وس مطابق روابط 3 و 4 درنظر گرفته شدند.

$$\bar{\sigma}(\bar{\varepsilon}, \dot{\bar{\varepsilon}}) = K(\varepsilon_0 + \bar{\varepsilon})^n \dot{\bar{\varepsilon}}^m \quad (3)$$

$$\bar{\sigma}(\bar{\varepsilon}) = A - B_0 e^{-C\bar{\varepsilon}} \quad (4)$$

که  $\bar{\sigma}$ ،  $\bar{\varepsilon}$  و  $\dot{\bar{\varepsilon}}$  به ترتیب تنفس مؤثر، کرنش مؤثر و نرخ کرنش مؤثر هستند.  $\varepsilon_0$  و ضرایب  $K$ ،  $A$ ،  $B_0$ ،  $C$  و  $m$  ثابت‌های ماده هستند.

ثابت‌های قانون سخت‌شوندگی سوئیفت و وس مربوط به آلیاژ آلمینیوم 2024 در راستای نورده به ترتیب در جدول‌های 3 و 4 ارایه شده است.

#### 3-2- معیارهای تسلیم

در این مقاله معیارهای تسلیم YLD2004-18P، YLD2004-18P، YLD2011-18P و BBC2008 در مدل MK به کار گرفته شده‌اند.

#### 1-2-3- معیار تسلیم YLD2004-18P

تابع تسلیم پیشرفته YLD2004 توسط بارلات مطابق با معادله‌ی 5 ارایه شده است [23]:

$$\varphi(s_{\alpha\beta}) = \varphi(\tilde{s}'_i, \tilde{s}''_j) = \sum_{i,j}^{1,3} |\tilde{s}'_i - \tilde{s}''_j|^a = 4\bar{\sigma}^a \quad (5)$$

برای فلزات با ساختار FCC، BCC و برای فلزات پیشنهاد شده است. تناسور نشان داده شده با  $\tilde{s}$ ، به عنوان انتقال خطی  $s$  در معادله‌ی 6 معرفی شده است.

$$\tilde{s} = cs = cT\sigma \quad (6)$$

تبدیل خطی تنفس‌های انحرافی به شکل معادله‌ی 7 می‌باشد.

$$c = \begin{bmatrix} 0 & -c_{12} & -c_{13} & 0 & 0 & 0 \\ -c_{21} & 0 & -c_{23} & 0 & 0 & 0 \\ -c_{31} & -c_{32} & 0 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & c_{44} & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & c_{55} & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & c_{66} \end{bmatrix}$$

$$T = \frac{1}{3} \begin{bmatrix} 2 & -1 & -1 & 0 & 0 & 0 \\ -1 & 2 & -1 & 0 & 0 & 0 \\ -1 & -1 & 2 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 3 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & 3 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & 3 \end{bmatrix} \quad (7)$$

#### 2-2-3- معیار تسلیم YLD2011

تابع تسلیم YLD2011-18P یک تابع تسلیم انعطاف پذیر دارای 18 پارامتر ناهمسانگردی است و تنفس معادل آن در رابطه‌ی 8 آورده شده است [24].

$$\bar{\sigma}(\sigma) = \left\{ \frac{1}{\xi} \cdot \left[ \sum_{i=1}^3 \sum_{j=1}^3 |S'_i - S''_j|^m \right] \right\}^{\frac{1}{m}} \quad (8)$$

تسهیلات به کار بردن این روش، این است که برای تعیین  $n$  پارامتر مجهول ماده، نیازی به استفاده از  $n$  داده‌ی تجربی نیست. به عبارت دیگر، با استفاده از تعداد متفاوتی از داده‌های تجربی، تعیینتابع خطای تابع خطا و به دست آوردن پارامترهای مجهول ممکن خواهد بود. یک راهبرد مؤثر تعیین پارامترها، اعمال کمینه‌سازی تابع خطای زیر (معادله 20) است که توسط باناییک پیشنهاد شده است [28]:

$$\zeta = \left( \frac{\sigma_b - \sigma_b^{\text{exp}}}{\sigma_b^{\text{exp}}} \right)^2 + \sum_{i=1}^n \left( \frac{\bar{\sigma}_{\varphi i} - \sigma_{\varphi i}^{\text{exp}}}{\sigma_{\varphi i}^{\text{exp}}} \right)^2 + (r_b - r_b^{\text{exp}})^2 + \sum_{i=1}^n (r_{\varphi i} - r_{\varphi i}^{\text{exp}})^2 \quad (20)$$

برای کمینه‌سازی تابع خطای داده‌های تجربی مطابق جدول 2 در الگوریتم لونبرگ-مارکوات به کار برده شد. نتایج در جداول 8-5 ارایه شده است.

**جدول 5** ضرایب محاسبه شده‌ی تابع تسلیم YLD2004-18P برای آلیاژ آلمینیوم 2024

**Table 5** Calculated YLD2004-18P yield function parameters for the Aluminum alloy 2024

$c'_{12}$	$c'_{13}$	$c'_{21}$	$c'_{23}$	$c'_{31}$	$c'_{32}$
0.97927	0.94007	0.93713	1.10289	0.98220	1.06076
$c'_{44}$	$c'_{55}$	$c'_{66}$	$c''_{12}$	$c''_{13}$	$c''_{21}$
1.000	1.000	1.03665	0.97927	0.94007	0.93713
$c''_{23}$	$c''_{31}$	$c''_{32}$	$c''_{44}$	$c''_{55}$	$c''_{66}$
1.10289	0.98220	1.06076	1.000	1.000	1.03665

**جدول 6** ضرایب محاسبه شده‌ی تابع تسلیم YLD2011-18P برای آلیاژ آلمینیوم 2024

**Table 6** Calculated YLD2011-18P yield function parameters for the Aluminum alloy 2024

$c'_{12}$	$c'_{13}$	$c'_{21}$	$c'_{23}$	$c'_{31}$	$c'_{32}$
0.94928	0.89335	0.95388	1.12541	1.25599	0.93314
$c'_{44}$	$c'_{55}$	$c'_{66}$	$c''_{12}$	$c''_{13}$	$c''_{21}$
1.000	1.000	1.01776	0.95181	0.89306	0.95465
$c''_{23}$	$c''_{31}$	$c''_{32}$	$c''_{44}$	$c''_{55}$	$c''_{66}$
1.12428	1.25757	0.93023	1.000	1.000	1.01880

**جدول 7** ضرایب محاسبه شده‌ی تابع تسلیم YLD2011-27P برای آلیاژ آلمینیوم 2024

**Table 7** Calculated YLD2011-18P yield function parameters for the Aluminum alloy 2024

$c'_{12}$	$c'_{13}$	$c'_{21}$	$c'_{23}$	$c'_{31}$	$c'_{32}$
0.93500	0.88470	0	1.12838	1.22986	0.90058
$c'_{44}$	$c'_{55}$	$c'_{66}$	$c''_{12}$	$c''_{13}$	$c''_{21}$
1.000	1.000	1.02199	0.93500	0.88470	0.94340
$c''_{23}$	$c''_{31}$	$c''_{32}$	$c''_{44}$	$c''_{55}$	$c''_{66}$
1.1284	1.2298	0.9	1.000	1.000	1.02199
$c'''_{12}$	$c'''_{13}$	$c'''_{21}$	$c'''_{23}$	$c'''_{31}$	$c'''_{32}$
0.99761	1.00163	0.9999	1.00011	1.00002	0.9999
$c'''_{44}$	$c'''_{55}$	$c'''_{66}$			
1.000	1.000	0.9999			

**جدول 8** ضرایب محاسبه شده‌ی تابع تسلیم BBC2008-16P برای آلیاژ آلمینیوم 2024

**Table 8** Calculated BBC2008-16P yield function parameters for the Aluminum alloy 2024

$l_1^{(1)}$	$l_2^{(1)}$	$m_1^{(1)}$	$m_2^{(1)}$	$m_3^{(1)}$	$n_1^{(1)}$
0.57653	0.71457	0.41943	0.48952	0.21377	0.57326
$n_2^{(1)}$	$n_3^{(1)}$	$l_1^{(2)}$	$l_2^{(2)}$	$m_1^{(2)}$	$m_2^{(2)}$
0.69681	0.60440	0.58931	0.58562	0.38806	0.33127
$m_3^{(3)}$	$n_1^{(2)}$	$n_2^{(2)}$	$n_3^{(2)}$		
0.36578	0.61764	0.59370	0.70767		

و گاووس-نیوتن است. زمانی که حل کنونی، دور از جواب صحیح باشد، الگوریتم مانند روش گرادیان نزولی و زمانی که حل کنونی نزدیک به پاسخ صحیح باشد، مانند روش گاووس-نیوتن عمل می‌کند.

اساس الگوریتم LM یک تخمین خطی برای تابع  $f$  در همسایگی بردار متغیرهای  $p$  است. برای یک  $\|\delta_p\|$  کوچک، بسط سری تیلور تخمین 14 را نتیجه می‌دهد.

$$f(p + \delta_p) = f(p) + J\delta_p \quad (14)$$

که  $J$  ژاکوبین ماتریس  $\frac{\partial f(p)}{\partial p}$  است. برای شروع بهینه‌سازی، کاربر باید یک حدس آغازین برای بردار  $p$  ارایه کند. در بسیاری از موارد یک حدس ناگاهانه‌ی استاندارد مانند  $[1 \ 1 \ \dots \ 1]$  را  $p^T = p_1, p_2, \dots$  ایجاد می‌کند که به سمت مینیمم کننده‌ی محلی  $p^+$  برای  $f$  همگرا می‌شوند؛ بنابراین یافتن  $\delta_p$  که در هر گام، رابطه 15 را مینیمم می‌کند، لازم است.

$$\|x - f(p + \delta_p)\| \approx \|x - f(p) - J\delta_p\| = \|\epsilon - J\delta_p\| \quad (15)$$

جستجوی  $\delta_p$  را حل مساله‌ی حداقل مربعات است. مینیمم زمانی بدست می‌آید که رابطه 16 برقرار باشد.

$$J^T(J\delta_p - \epsilon) = 0 \quad (16)$$

با حل معادلات نرمال 17،  $\delta_p$  بدست می‌آید.

$$J^T J \delta_p = J^T \epsilon \quad (17)$$

ماتریس  $J^T J$  در سمت چپ معادله 17 یک تقریب برای ماتریس مشتقات مرتبه دوم است. الگوریتم LM یک نوسان اندک از رابطه 17 را حل می‌کند که به عنوان روابط نرمال الحاقی 18 شناخته شده‌اند.

$$N\delta_p = J^T \epsilon \quad (18)$$

مولفه‌های غیر قطری  $N$  برابر هستند با مولفه‌های متناظر  $J^T$  و مولفه‌های قطری از رابطه 19 بدست می‌آید.

$$N_{ii} = \mu + [J^T J]_{ii} \quad (19)$$

استراتژی تغییر مولفه‌های قطری  $J^T$ ، میرایی و  $\mu$  ضریب میرایی نامیده می‌شود.

اگر پارامتر به روز رسانی شده‌ی  $p + \delta_p$  (ضرایب محاسبه شده از رابطه 18) به کاهش خطای منجر شود، این پارامتر، پذیرفته می‌شود و فرآیند، با ضریب میرایی کاهش یافته، تکرار می‌شود؛ در غیراین صورت، ضریب میرایی افزایش داده می‌شود. روابط نرمال الحاقی دوباره حل می‌شوند و فرآیند تکرار می‌شود تا یک مقدار  $\delta_p$  که خطای کاهش دهد، پیدا شود.

### 4-3- به دست آوردن ضرایب معیار تسلیم

ضرایب تابع‌های تسلیم شرح داده شده، باید بنابر داده‌های ورودی تجربی تعیین شوند. به این منظور، پارامترهای تجربی زیر در نظر گرفته می‌شوند: تنش‌های تسلیم و ضرایب ناهمسانگردی جهتی به دست آمده از تست‌های کشش تک محوره در نمونه‌های ورق با زوایای مختلف نسبت به جهت نورد که با  $\sigma_\varphi$  و  $\tau_\varphi$  مشخص می‌شوند، تنش تسلیم دومحوره که توسط تست بالج به دست آمده و با  $\sigma_b$  مشخص می‌شود و ضریب ناهمسانگردی دو محوره که به صورت نسبت کرنش پلاستیک در جهت عمود بر نورد به کرنش پلاستیک در جهت نورد تعریف می‌شود.

برای تعیین ضرایب تابع تسلیم، دو روش مختلف وجود دارد. یک روش حل دستگاه  $n$  معادله‌ای غیر خطی است که  $n$  به تعداد ضرایب مجهول وابسته است. روش دیگر، کمینه‌سازی تابع خطای تابع  $\epsilon$  می‌باشد که یکی از مهم‌ترین

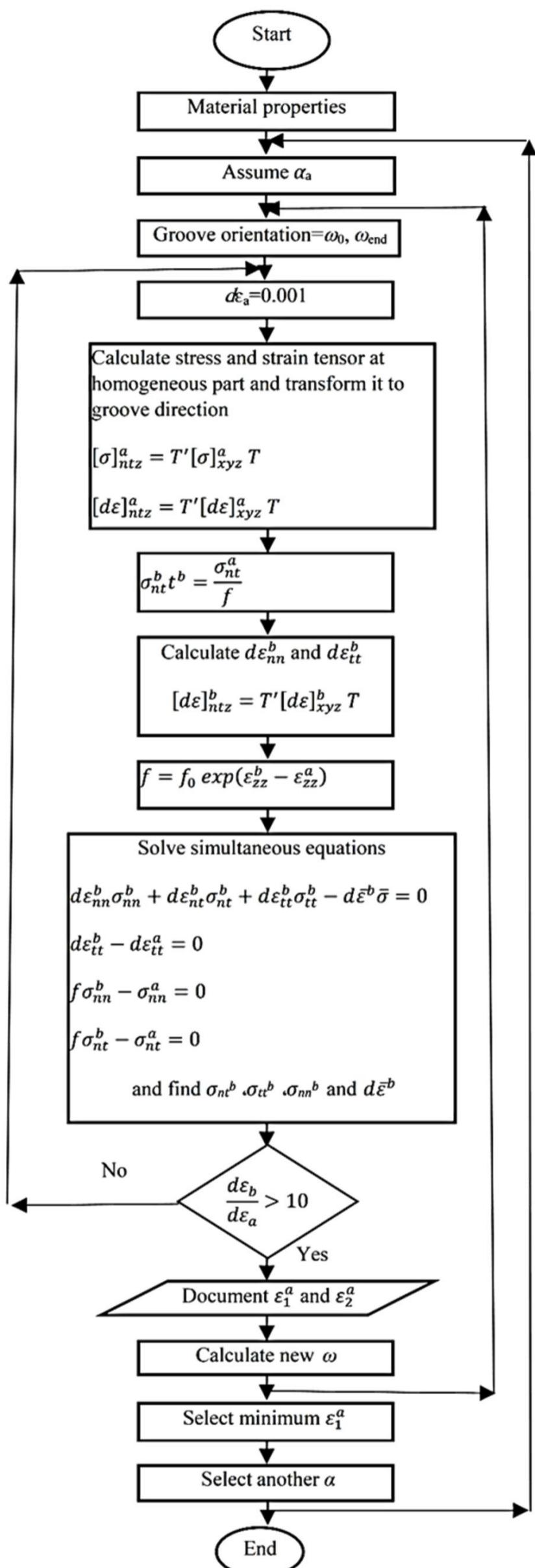


Fig. 6 The flow chart of determining limit strains based on the MK model

شکل ۶ فلوچارت تعیین کرنش‌های حدی بر اساس مدل MK

### 5- آنالیز MK

مدل MK بر مبنای رشد نقص اولیه به شکل یک نوار باریک است که نسبت به محورهای اصلی دارای زاویه  $\omega$  می‌باشد (شکل ۵). حالت صلب-پلاستیک، شرایط تنش صفحه‌ای و کارسختی همسانگرد ماده فرض شده است. محورهای  $x$  و  $z$  مربوط به جهت‌های نورد، عمود بر نورد و عمود بر ورق بوده و محورهای ۱ و ۲ جهت‌های تنش و کرنش اصلی در ناحیه همگن را نشان می‌دهند. دستگاه مختصات مربوط به شیار، با محورهای  $t$ ,  $n$  و  $z$  نشان داده شده‌اند که  $t$  محور طولی است. با اعمال کشش افزایشی به منطقه‌ی همگن، این دو ناحیه‌ی ماده در معرض تغییر شکل پلاستیک قرار داده می‌شوند. حد شکل دهی براساس این معیار زمانی رخ می‌دهد که نسبت نمو کرنش در ناحیه‌ی  $b$  به نمو کرنش در ناحیه‌ی  $a$  از حدی عبور کند. در این حالت مقادیر کرنش در منطقه‌ی سالم ورق ( $\varepsilon_{1a}$  و  $\varepsilon_{2a}$ ) کرنش‌های حدی و یک نقطه از FLD می‌باشند. فلوچارت تحلیل بدست آوردن کرنش‌های حدی در شکل ۶ آورده شده است.

### 4- نتایج و بحث

#### 1- مقایسه‌ی تنش‌های تسلیم و ضرایب ناهمسانگردی تئوری و تجربی

شکل‌های ۷ و ۸ نتایج بدست آمده از تعیین ضرایب معیارهای تسلیم BBC2008-16P, YLD2011-27P, YLD2011-18P, YLD2004-18P را با استفاده از روش کمینه‌سازی تابع خطأ نشان می‌دهند. برای هر چهار معیار تسلیم، روش و تعداد پارامترهای ناهمسانگردی مشابهی استفاده شده است. مشاهده می‌شود که هر چهار معیار، برای استحکام‌های تسلیم نتایجی تقریباً یکسان و نزدیک به مقادیر تجربی ارایه می‌دهند و پیش‌بینی معیارهای BBC2008-16P و YLD2011-27P نسبت به سایر معیارها دقیق‌تر است. پیش‌بینی معیار تسلیم BBC2008-16P و BBC2008-16P از ضرایب ناهمسانگردی نزدیکی بیشتری با داده‌های تجربی دارد.

برای آزمودن دقت معیار تسلیم به کار گرفته شده با روش اصولی‌تر، به کار گیری معیاری کیفی برای آزمون برآذش لازم است. اولین بار وکسین [29] روشی برای آزمودن کیفیت برآذش مطرح کرد و سپس لیکاک [30] برای محاسبه‌ی دقت معیار تسلیم جدید غیر درجه دو که بر اساس معیار هیل ۱990 پیشنهاد شده بود، این روش را به کار برد. انحراف نسبی تنش تسلیم، به شکل رابطه‌ی 21 تعریف شده است.

$$\Delta\sigma = \frac{\sqrt{\sum_{i=1}^n \frac{[\sigma(e)i - \sigma(\alpha)i]^2}{n}}}{\frac{\sigma_0 + 2\sigma_{45} + \sigma_{90}}{4}} \quad (21)$$

که  $\sigma(e)$  استحکام تسلیم تکمحوره‌ی تجربی،  $\sigma(\alpha)$  استحکام تسلیم

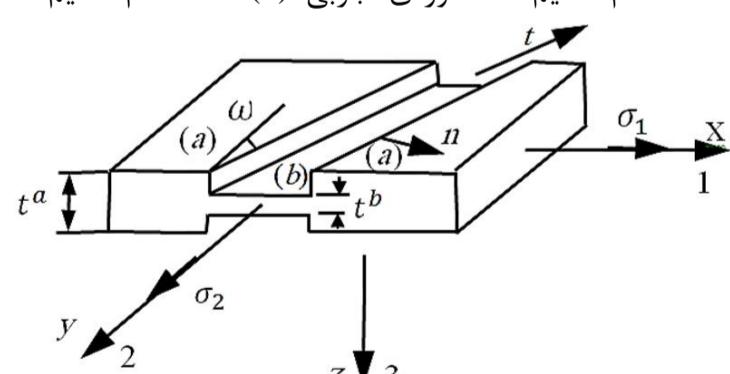


Fig. 5 Geometry of MK model

شکل ۵ هندسه‌ی مدل MK

همان‌گونه که مشخص است، مقادیر انحراف نسبی استحکام‌های تسلیم ( $\Delta\sigma$ )، عموماً کمتر از این مقادیر برای ضریب ناهمسانگردی ( $\Delta r$ ) هستند. این به سبب تعریف مقادیر  $r$  و اندازه‌گیری آن‌ها در طی آزمایش است. بر طبق تعریف  $r$ ، برای محاسبه‌ی کرنش عمود بر جهت نورد و کرنش ضخامتی، باید جابجایی‌های طولی و عمود بر نورد اندازه‌گیری شوند. در این باره، یک خطای کوچک در اندازه‌گیری این مقادیر می‌تواند به انحراف‌های بزرگ منجر شود. در حالی‌که برای محاسبه‌ی استحکام‌های تسلیم، خطاهایی که در فرآیند تجربی بوجود می‌آیند، کم هستند؛ به علاوه مقادیر انحراف نسبی استحکام‌های تسلیم پیش‌بینی شده با معیار تسلیم YLD2011-27P و ضرایب ناهمسانگردی با معیار تسلیم BBC2008-16P کمتر از همین مقادیر با معیارهای تسلیم دیگر هستند. این، قابلیت اعتماد بیشتر توابع تسلیم YLD2004-18P و YLD2011-27P نسبت به دو مورد دیگر را ثابت می‌کند؛ بنابراین استفاده از این معیارها به همراه مدل MK، نتایجی با دقت بیشتر را پیش‌بینی خواهد کرد.

#### 4-2-4- دقت روش شناسایی برای تعیین ضرایب تابع تسلیم

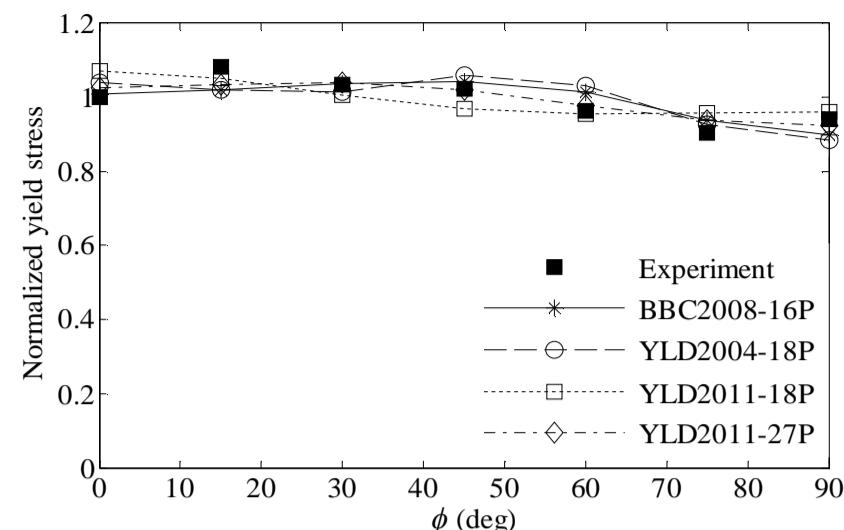
برای تعیین اثر تعداد پارامترهای ناهمسانگردی بر دقت روش شناسایی ضرایب توابع تسلیم، معیار تسلیم BBC2008-16P با تعداد متفاوت پارامترهای ناهمسانگردی تجربی به کار برده شد. معیار BBC2008 دارای 16 ضریب می‌باشد (بدون در نظر گرفتن توان  $k$  که مربوط به ساختار کریستالی ماده می‌باشد) و برای تعیین این ضرایب با استفاده از روش کمینه‌سازی تابع خطا در انتخاب پارامترهای به کار برده شده، محدودیتی وجود ندارد. در این مورد یک سری از 8، 10، 12 و 14 پارامتر تجربی استفاده شد. روش گزینش تعداد و آرایش پارامترهای ناهمسانگردی در جدول 9 آورده شده است.

برای تخمین تاثیر پارامترهای ناهمسانگردی بر اجرای پروسه‌ی کمینه‌سازی خطا، انحراف‌های نسبی استحکام‌های تسلیم و ضرایب ناهمسانگردی با استفاده از روابط 21 و 22 محاسبه شد. نتایج به شکل ستون‌های دسته‌بندی شده در شکل 10 نشان داده شده است. انحراف‌های نسبی مقادیر  $r$  بزرگ‌تر از این مقدار برای استحکام‌های تسلیم هستند و این می‌تواند حالتی که قبل از این مقدار برای استحکام‌های تسلیم بوجود آمده در طی اندازه‌گیری کرنش‌های عمود و ضخامتی ذکر شد را یک بار دیگر ثابت کند؛ به علاوه استفاده از 14 پارامتر تجربی، کمترین خطا را خواهد داد و می‌تواند به خوبی تابعی برای معیار تسلیم BBC2008-16P پیش‌بینی کند. تاثیر

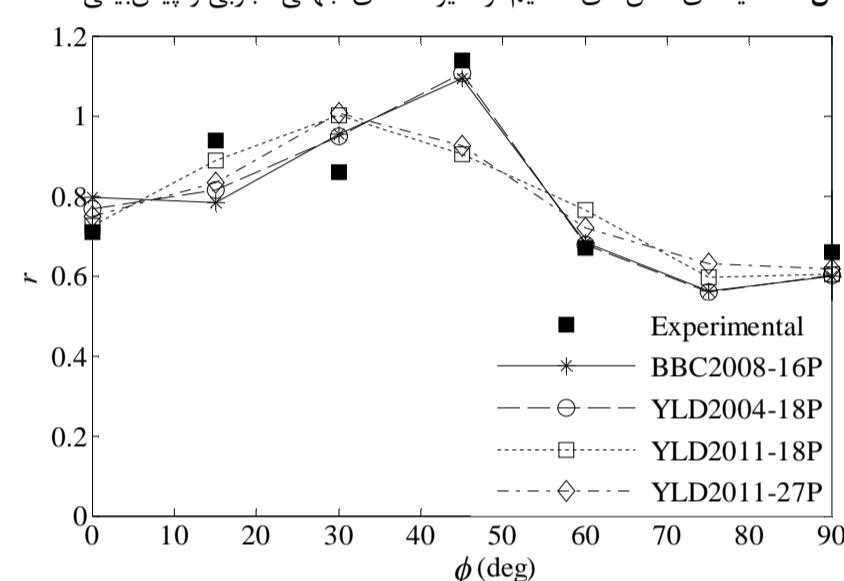
جدول 9 پارامترهای ناهمسانگردی تجربی به کار رفته برای کمینه‌سازی تابع خطا

Table 9 Experimental anisotropy parameters used in minimization of error-function

	S8	S10	S12	S14
$\sigma_0$	*	*	*	*
$\sigma_{15}$	*	*	*	*
$\sigma_{30}$	-	*	-	*
$\sigma_{45}$	*	-	*	*
$\sigma_{60}$	*	-	*	*
$\sigma_{75}$	-	*	*	*
$\sigma_{90}$	*	*	*	*
$r_0$	-	*	-	*
$r_{15}$	*	*	*	*
$r_{30}$	*	-	*	*
$r_{45}$	-	*	*	*
$r_{60}$	-	*	*	*
$r_{75}$	*	*	*	*
$r_{90}$	-	-	*	*



شکل 7 مقایسه‌ی تنش‌های تسلیم نرمالیزه شده‌ی جهتی تجربی و پیش‌بینی شده

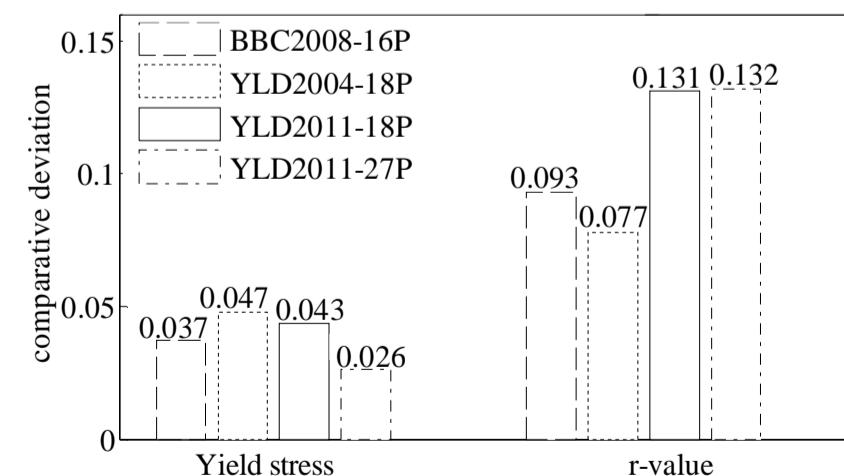


شکل 8 مقایسه‌ی ضرایب ناهمسانگردی تجربی و پیش‌بینی شده

تکمحورهی پیش‌بینی شده‌ی متناظر و  $n$  تعداد داده‌های تجربی می‌باشد. تابع مشابهی برای مقادیر  $r$  تعیین می‌شود (معادله‌ی 22).

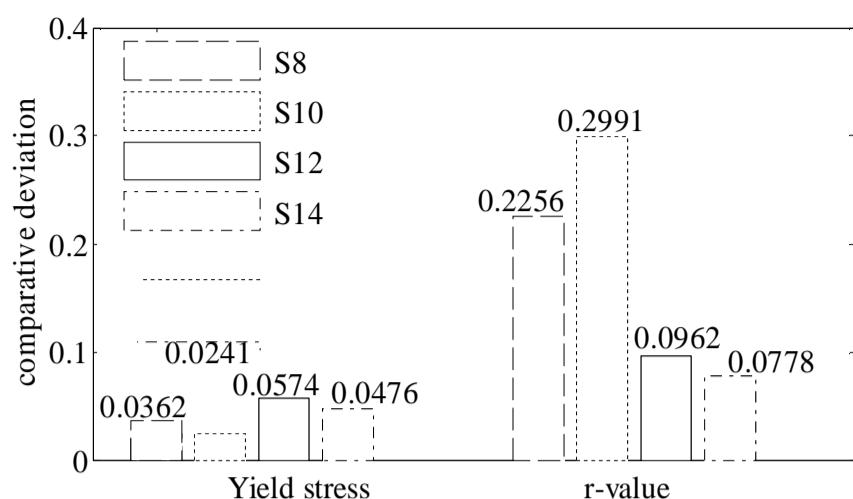
$$\Delta r = \frac{\sqrt{\sum_{i=1}^n \frac{[r(e)_i - r(\alpha)_i]^2}{n}}}{\frac{r_0 + 2r_{45} + r_{90}}{4}} \quad (22)$$

مشابه تابع قبل،  $\Delta r$  انحراف نسبی ضرایب ناهمسانگردی می‌باشد.  $r(e)$  مقادیر ضریب ناهمسانگردی تجربی و  $r(\alpha)$  مقادیر  $r$  پیش‌بینی شده‌ی متناظر هستند. خلاصه‌ای از انحراف‌های نسبی برای استحکام‌های تسلیم و مقادیر  $r$  در شکل 9 نشان داده شده است.



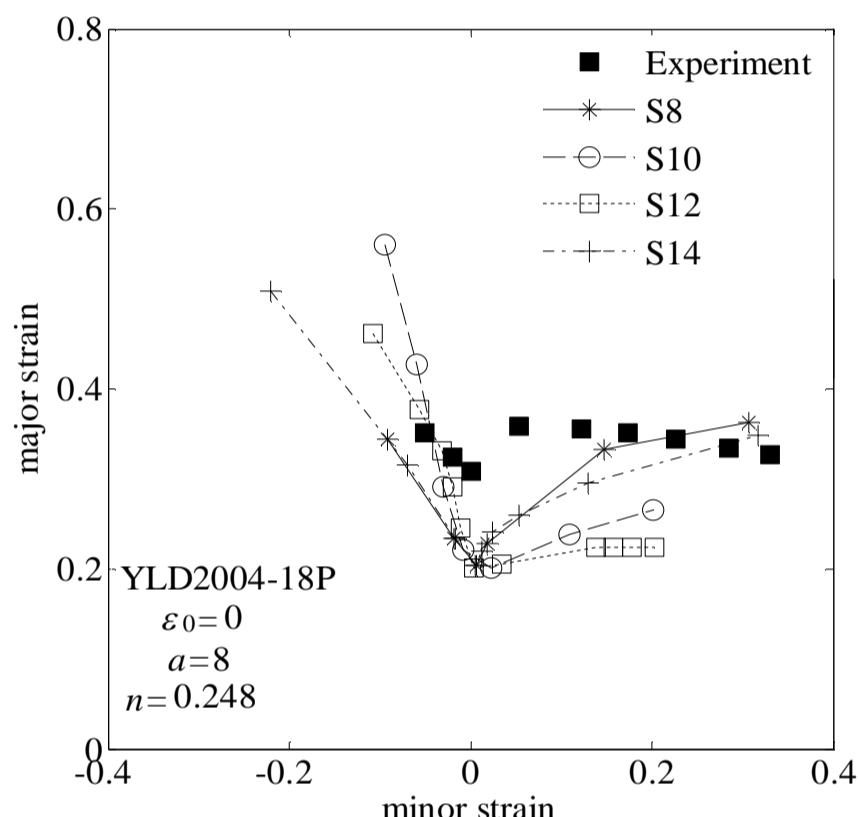
شکل 9 انحراف‌های نسبی مقادیر تنش تسلیم و ضریب ناهمسانگردی برای

معیارهای تسلیم مختلف



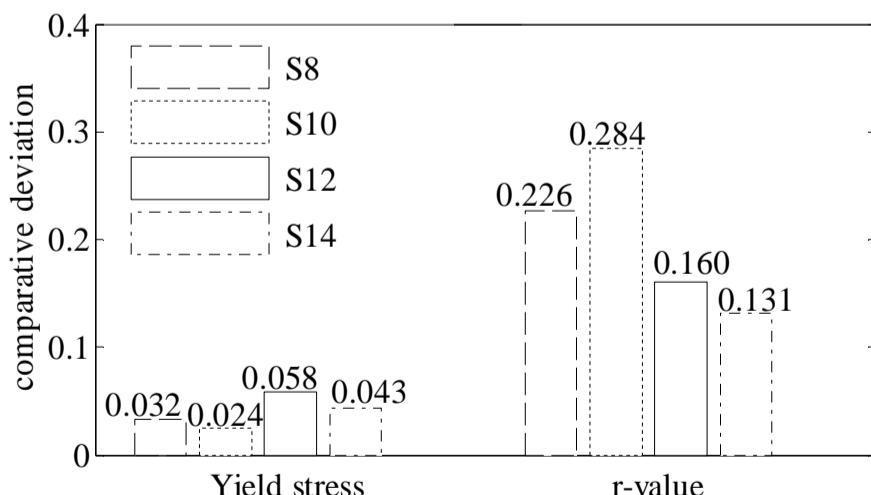
**Fig. 12** Yield stress and anisotropy coefficient comparative deviations for YLD2004-18P yield criterion with different employment of experimental parameters

شکل 12 انحراف‌های نسبی مقادیر تنش تسلیم و ضریب ناهمسانگردی برای معیار تسلیم YLD2004-18P با به کارگیری تعداد متفاوت پارامترهای تجربی



**Fig. 13** The effect of order and number of employed experimental parameters on predicted FLDs using YLD2004-18P yield function

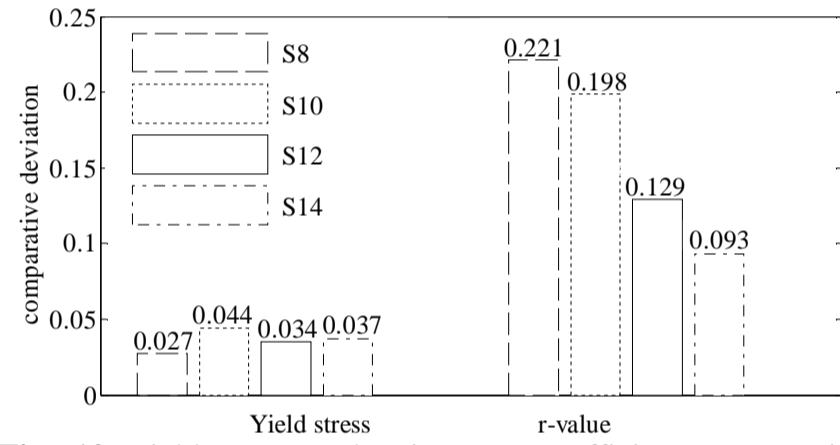
شکل 13 تأثیر آرایش و تعداد پارامترهای تجربی استفاده شده بر پیش‌بینی نمودارهای حد شکل دهی با استفاده از تابع تسلیم YLD2004-18P



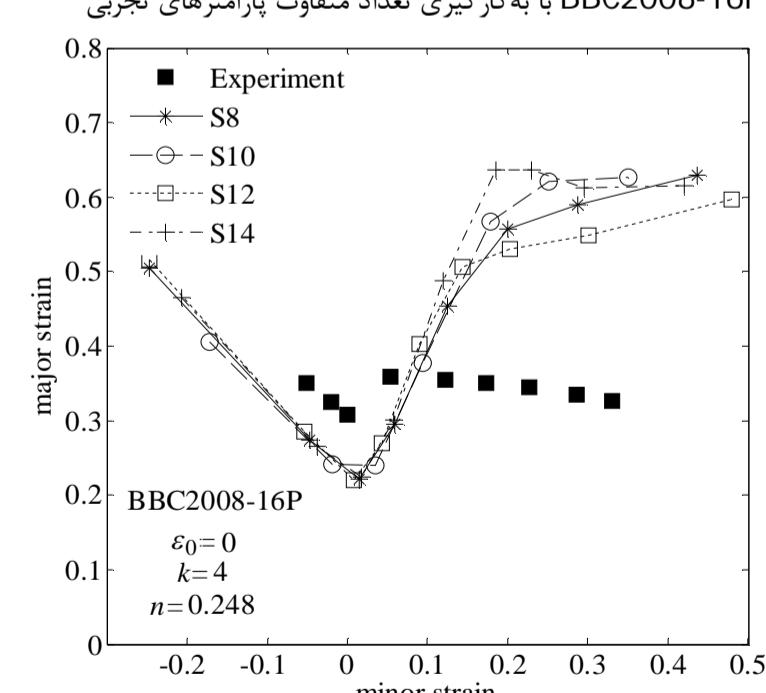
**Fig. 14** Yield stress and anisotropy coefficient comparative deviations for YLD2011-18P yield criterion with different employment of experimental parameters

شکل 14 انحراف‌های نسبی مقادیر تنش تسلیم و ضریب ناهمسانگردی برای معیار تسلیم YLD2011-18P با به کارگیری تعداد متفاوت پارامترهای تجربی

تعداد پارامترهای تجربی استفاده شده، روی نمودارهای حد شکل دهی با استفاده از تابع تسلیم BBC2008-16P و قانون سخت‌شوندگی سوئیفت و روش MK ارزیابی شد و در شکل 11 خروجی‌ها، رسم شده و با FLD تجربی مقایسه شده است. مقدار ضریب ناهمگنی اولیه مربوط به مدل MK برابر 0.996 قرار داده شد. همان‌طور که دیده می‌شود، در سمت چپ، پیش‌بینی همه‌ی نمودارها نزدیک به هم بوده و در سمت راست نمودار S12 پیش‌بینی بهتری انجام داده است. روش مشابهی برای تخمین بهترین شرایط برای معیارهای تسلیم YLD2011-27P، YLD2004-18P و YLD2011-18P پیش‌بینی به کار برده شده و نتایج به ترتیب در شکل‌های 12 تا 17 ارایه شده است. همان‌طور که مشاهده می‌شود برای هر سه تابع تسلیم، تکنیک انتخاب 14 پارامتر ناهمسانگردی، کمترین انحراف در پیش‌بینی استحکام‌های تسلیم و ضرایب ناهمسانگردی را نتیجه داد. پیش‌بینی منحنی حد شکل دهی با معیار تسلیم YLD2004-18P در سمت چپ، با منحنی‌های S14 و S12 و در سمت راست با منحنی S14 تطابق بهتری با داده‌های تجربی دارد (شکل 13). طبق شکل 15 معیار YLD2011-18P در سمت راست FLD با منحنی S12 و در سمت چپ با منحنی‌های S12 و S14 پیش‌بینی بهتری ارایه داده است. با توجه به شکل 17 مشخص می‌شود که پیش‌بینی FLD با منحنی S8 در سمت چپ و منحنی S14 در سمت راست، نزدیکی بیشتری با منحنی تجربی دارد.



**Fig. 10** انحراف‌های نسبی مقادیر تنش تسلیم و ضریب ناهمسانگردی برای معیار تسلیم BBC2008-16P با به کارگیری تعداد متفاوت پارامترهای تجربی



**Fig. 11** The effect of order and number of employed experimental parameters on predicted FLDs using BBC2008-16P yield function

شکل 11 تأثیر آرایش و تعداد پارامترهای تجربی استفاده شده بر پیش‌بینی نمودارهای حد شکل دهی با استفاده از تابع تسلیم BBC2008-16P

#### 3-4- مقایسه‌ی بین FLD‌های تجربی و پیش‌بینی شده

شکل 18، منحنی‌های حد شکل دهی تجربی و تئوری محاسبه شده با استفاده از توابع تسلیم YLD2004-18P، YLD2011-18P، YLD2011-27P و BBC2008-16P را نشان می‌دهد. مطابق شکل، پیش‌بینی معیارهای BBC2008-16P و YLD2011-27P مخصوصاً در سمت چپ نمودار تطابق بهتری با داده‌های تجربی دارد؛ اما FLD‌های پیش‌بینی شده، کرنش‌های حد شکل دهی را کمتر تخمین می‌زنند که تا اندازه‌ای به مدل ساختاری استفاده شده، وجود اصطکاک در کار تجربی، در نظر نگرفتن اثر تنفس نرمال و تنفس برشی در جهت ضخامت و وارد نکردن استحکام تسلیم و ضریب ناهمسانگردی دو محوره‌ی یکسان در تابع خطأ وابسته است.

#### 4-4- تأثیر ارتباط نسبت‌های تنفس و کرنش و شکل سطح تسلیم بر پیش‌بینی FLD

نسبت نموهای کرنش ( $\rho$ ) توسط تابع تسلیم به طور مستقیم با نسبت تنفس ( $\alpha$ ) مرتبط است. به کار گیری توابع تسلیم متفاوت، ارتباط بین این پارامترها را نشان می‌دهد. همچنین با داشتن نمودارهای بر پایه‌ی کرنش، نمایش دادن نمودارهای حد شکل دهی بر پایه‌ی تنفس امکان‌پذیر است. ارتباط بین نسبت‌های تنفس و کرنش برای توابع تسلیم متفاوت در شکل 19 آورده شده است. برای محاسبه‌ی کرنش‌های حدی برای مسیر کرنش‌های متفاوت، در ناحیه‌ی سمت چپ نمودار حد شکل دهی بر پایه‌ی کرنش، نقطه‌ی شروع، متناظر  $\alpha=0$  و نقطه‌ی پایان  $\rho=0$  است. برای سمت راست، نقطه‌ی شروع، شرایط کرنش صفحه‌ای  $\rho=0$  و نقطه‌ی پایان،  $\rho=1$  است. سطوح پیش‌بینی شده از مکان هندسی تسلیم در شکل 20 نشان داده شده است.

#### 5- نتیجه‌گیری

در این مقاله نمودار حد شکل دهی آلیاژ آلمینیوم O-2024 با اجرای تست ناکازیما به روش تجربی تعیین شد. برای ارزیابی تأثیر تابع تسلیم بر پیش‌بینی نمودارهای حد شکل دهی بر پایه‌ی مدل MK چهار معیار تسلیم

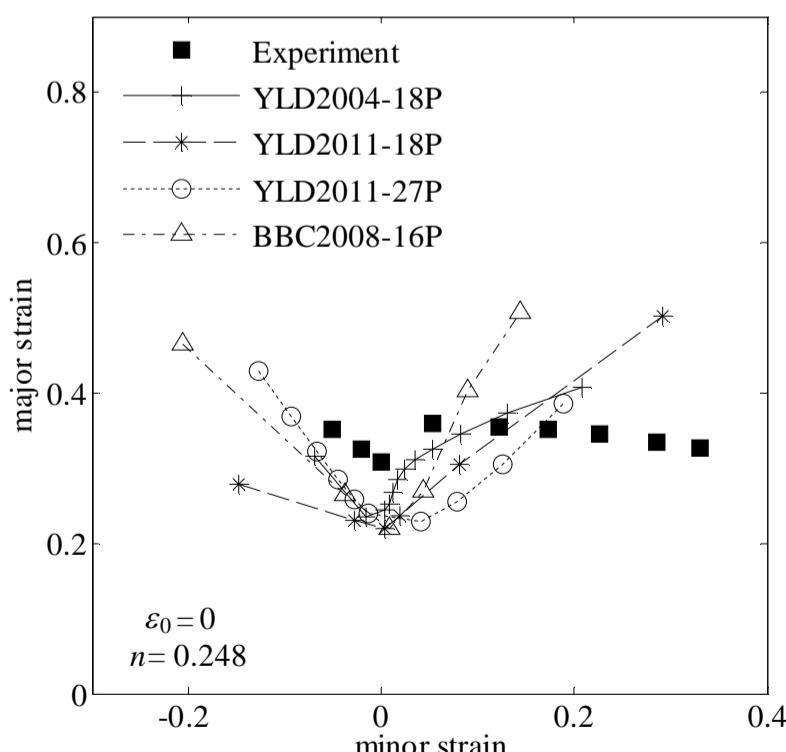


Fig. 18 Comparison of experimental and theoretical FLDs calculated by using different yield criteria

شکل 18 مقایسه‌ی داده‌های تجربی و FLD تئوری محاسبه شده با استفاده از معیارهای تسلیم مختلف

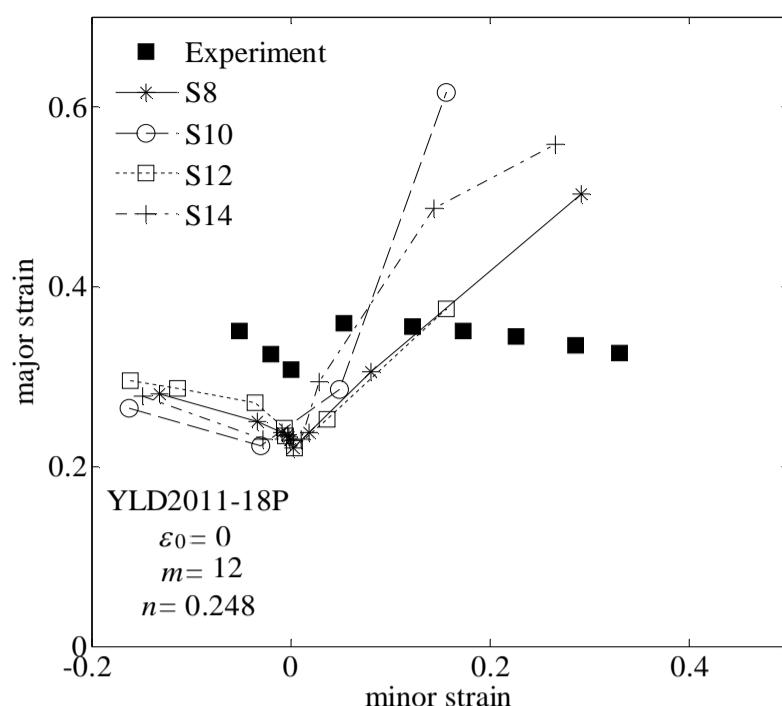


Fig. 15 تأثیر آرایش و تعداد پارامترهای تجربی استفاده شده بر پیش‌بینی نمودارهای حد شکل دهی با استفاده از تابع تسلیم YLD2011-18P

شکل 15 تأثیر آرایش و تعداد پارامترهای تجربی استفاده شده بر پیش‌بینی نمودارهای حد شکل دهی با استفاده از تابع تسلیم YLD2011-18P

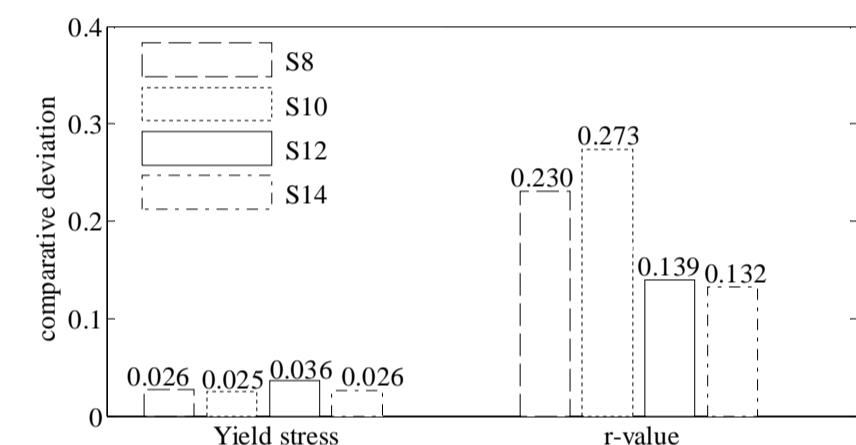


Fig. 16 Yield stress and anisotropy coefficient comparative deviations for YLD2011-27P yield criterion with different employment of experimental parameters

شکل 16 انحراف‌های نسبی مقادیر تنفس تسلیم و ضریب ناهمسانگردی برای معیار تسلیم YLD2011-27P با به کار گیری تعداد متفاوت پارامترهای تجربی

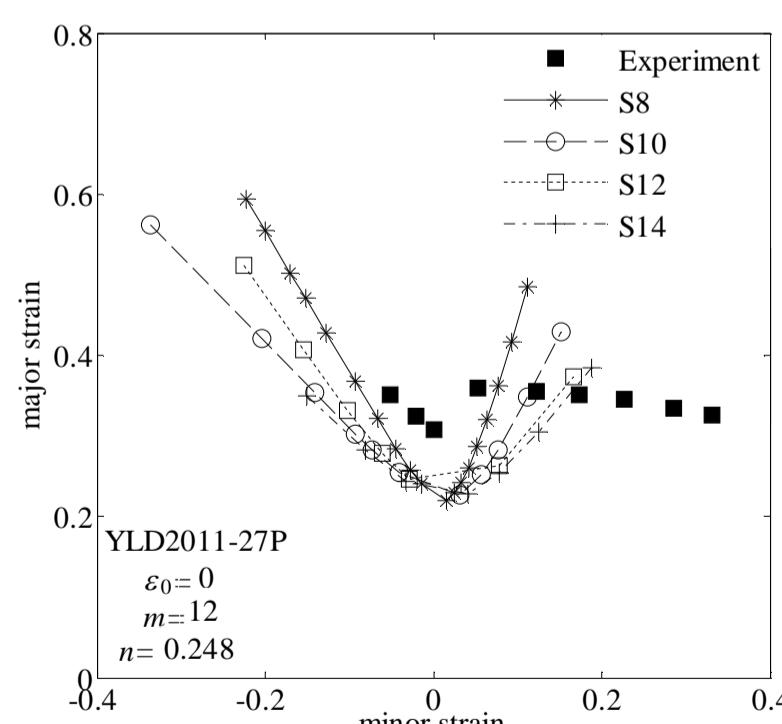


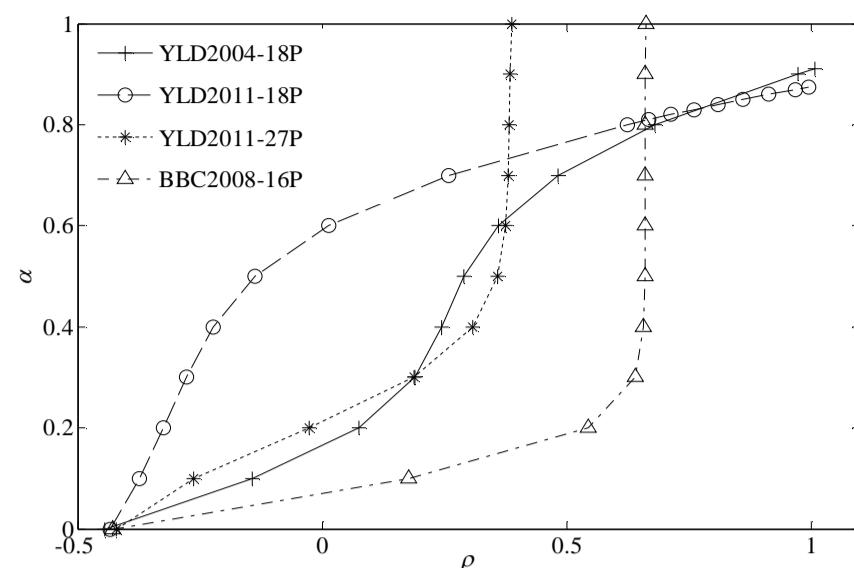
Fig. 17 The effect of order and number of employed experimental parameters on predicted FLDs using YLD2011-27P yield function

شکل 17 تأثیر آرایش و تعداد پارامترهای تجربی استفاده شده بر پیش‌بینی نمودارهای حد شکل دهی با استفاده از تابع تسلیم YLD2011-27P

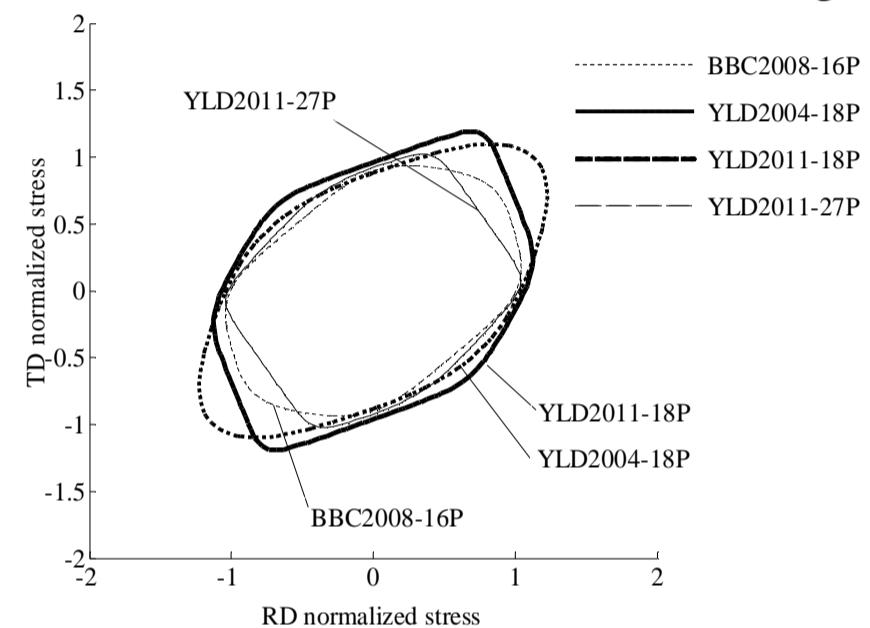
- ترکیب معیارهای تسلیم مختلف به کار برده شده، شکل منحنی حد شکل دهی را در حالت‌های کشش تکمحوره (سمت چپ منحنی) و دومحوره (سمت راست منحنی) تحت تاثیر قرار داد و کمترین کرنش حد شکل دهی مربوط به نقطه‌ی کرنش فرعی FLD<sub>0</sub> برابر با صفر است؛ زیرا رشد نقص در ضخامت در نقطه‌ی FLD<sub>0</sub> فقط توسط کرنش سختی و در سایر مسیرهای کرنش، توسط کرنش سختی و شکل سطح تسلیم، جبران می‌شود.
- با مقایسه‌ی بین نمودارهای حد شکل دهی تجربی و تئوری آلیاژ آلومینیوم-O 2024 نتیجه گرفته شد که مدل MK در ترکیب با YLD2004-18P و YLD2011-27P مخصوصاً در سمت چپ نمودار پیش‌بینی بهتری ارایه کرده است. اما FLD های پیش‌بینی شده، کرنش‌های حد شکل دهی را کمتر تخمین می‌زنند که تا اندازه‌ای به مدل ساختاری استفاده شده، وجود اصطکاک در کار تجربی، در نظر نگرفتن اثر تنش نرمال و تنش برشی در جهت ضخامت و وارد نکردن استحکام تسلیم و ضریب ناهمسانگردی دو محوره‌ی یکسان در تابع خطاب وابسته است.

## 6- مراجع

- [1] S. P. Keeler, W. A. Backofen, *Plastic instability and fracture in sheets stretched over rigid punches*, ASM Transactions Quarterly, Vol. 56, pp. 25-48, 1963.
- [2] G. M. Goodwin, Application of strain analysis to sheet metal forming problems in the press shop, in *SAE Automotive Engineering Congress*, No. 680093, 1968.
- [3] S. S. Hecker, A Simple Forming Limit Curve Technique and Results on Aluminum Alloys, in *Proceedings of 7th Biennial Congress of the International Deep Drawing Research Group*, Amsterdam, pp. 5.1-5.8, 1972.
- [4] M. Azrin, W. A. Backofen, *The deformation and failure of a biaxially stretched sheet*, Metallurgical Transactions (Physical Metallurgy and Materials Science), Vol 1, pp. 2857-2865, 1970.
- [5] A. K. Ghosh, S. S. Hecker, *Failure in thin sheets stretched over rigid punches*, Metallurgical Transactions A, Vol. 6, pp. 1065-1074, 1975.
- [6] H. W. Swift, Plastic instability under plane stress, *Journal of the Mechanics and Physics of Solids*, Vol. 1, pp. 1-18, 1952.
- [7] R. Hill, On discontinuous plastic states with special reference to localized necking in thin sheets, *Journal of the Mechanics and Physics of Solids*, Vol. 1, No. 1, pp. 19-30, 1952.
- [8] Z. Marciniaik, K. Kuczynski, Limit strains in the process of stretch-forming sheet metal, *International Journal of Mechanical Sciences*, Vol. 9, No. 9, pp. 609-620, 1967.
- [9] S. Stören, J. R. Rice, Localized necking in thin sheets, *Journal of the Mechanics and Physics of Solids*, Vol. 23, No. 6, pp. 421-441, 1975.
- [10] M. C. Butuc, J. J. Gracio, A. Barata da Rocha, A theoretical study on forming limit diagrams prediction, *Journal of Materials Processing Technology*, Vol. 142, No. 3, pp. 714-724, 2003.
- [11] A. R. Safikhani, R. Hashemi, A. Assempour, Some numerical aspects of necking solution in prediction of sheet metal forming limits by strain gradient plasticity, *Materials and Design*, Vol. 30, No. 3, pp. 727-740, 2009.
- [12] M. Nurcheshmeh, D. E. Green, Prediction of sheet forming limits with Marciniaik and Kuczynski analysis using combined isotropic-nonlinear kinematic hardening, *International Journal of Mechanical Sciences*, Vol. 53, No. 2, pp. 145-153, 2011.
- [13] M. Ganjiani, A. Assempour, An improved analytical approach for determination of forming limit diagrams considering the effects of yield functions, *Journal of Materials Processing Technology*, Vol. 182, No. 1, pp. 598-607, 2007.
- [14] M. Allwood, D. R. Shouler, Generalised forming limit diagrams showing increased forming limits with non-planar stress states,



**شکل 19** تأثیر نسبت نمو کرنش‌های اصلی کوچک به بزرگ بر نسبت تنش‌های اصلی



**شکل 20** سطح تسلیم پیش‌بینی شده برای آلومینیوم AA2024 با استفاده از توابع تسلیم مختلف

پیشرفته‌ی YLD2011-27P، YLD2011-18P و BBC2008-16P به همراه قانون سخت‌شوندگی سوئیفت به کار برده شد. برای محاسبه‌ی ضرایب توابع تسلیم جدید، تست کشش در هفت راستا نسبت به جهت نورد انجام شده و استحکام‌های تسلیم و ضرایب ناهمسانگردی در جهات مختلف استخراج و در تابع خطاب به کار برده شد. جهت کمینه‌سازی تابع خطاب از الگوریتم لونبرگ-مارکوات استفاده شد.

- با درنظر گرفتن 8، 10، 12 و 14 پارامتر ناهمسانگردی، تأثیر تعداد پارامترهای تجربی بر دقیق توابع تسلیم بررسی و انتخاب تعداد داده‌های تجربی از میان پارامترهای ناهمسانگردی تحقیق شد. با محاسبه‌ی انحراف نسبی استحکام‌های تسلیم و ضرایب ناهمسانگردی، مشخص شد که با افزایش تعداد داده‌های تجربی از 8 به 14، دقیق تابع خطاب افزایش می‌یابد.

- هر چهار معیار، برای استحکام‌های تسلیم نتایجی تقریباً یکسان و نزدیک به مقادیر تجربی ارائه می‌دهند. پیش‌بینی استحکام تسلیم با معيار YLD2011-27P و ضرایب ناهمسانگردی با معيار تسلیم YLD2004-18P نزدیکی بیشتری با داده‌های تجربی دارد.

- [22] S. M. Mirfalal Nasiri, A. Basti, R. Hashemi, Numerical analysis of the effect of advanced yield criterion on prediction of strains and stresses in anisotropic aluminum sheets, *Modares mechanical engineering*, Vol. 15, No. 8, pp. 393–401, 2015. (in Persian)
- [23] F. Barlat, H. Aretz, J. W. Yoon, M. E. Karabin, J. C. Brem, R. E. Dick, Linear transformation-based anisotropic yield functions, *International Journal of Plasticity*, Vol. 21, No. 5, pp. 1009–1039, 2005.
- [24] H. Aretz, F. Barlat, New convex yield functions for orthotropic metal plasticity, *International Journal of non-linear mechanics*, Vol. 51, pp. 97–111, 2013.
- [25] D. S. Comsa, D. Banabic, Plane stress yield criterion for highly anisotropic sheet metals, in *The 7th International Conference on Numerical Simulation of 3D Sheet Metal Forming Processes*, Interlaken, Switzerland, pp. 43-48, 2008.
- [26] K. Levenberg, *A Method for the Solution of Certain Non-linear Problems in Least Squares*, Quarterly of Applied Mathematics, Vol. 2, pp. 164–168, 1944.
- [27] D. W. Marquardt, An Algorithm for the Least-Squares Estimation of Nonlinear Parameters, *SIAM Journal of Applied Mathematics*, Vol. 11, No. 2, pp. 431–441, 1963.
- [28] D. Banabic, H. Aretz, D. S. Comsa, L. Paraianu, An improved analytical description of orthotropy in metallic sheets, *International Journal of Plasticity*, Vol. 21, No. 3, pp. 493–512, 2005.
- [29] Z. Wexian, A new non-quadratic orthotropic yield criterion, *International Journal of Mechanical Sciences*, Vol. 32, No. 6, pp. 513–520, 1990.
- [30] A. G. Leacock, A mathematical description of orthotropy in sheet metals, *Journal of The Mechanics and Physics of Solids*, Vol. 54, No. 2, pp. 425-444, 2006.
- [31] S. Panich, F. Barlat, V. Uthaisangsuk, S. Suranuntchai, S. Jirathearanat, Experimental and theoretical formability analysis using strain and stress based forming limit diagram for advanced high strength steels, *Materials and Design*, Vol. 51, pp. 756–766, 2013.
- [32] H. M. Naeini, S. J. Hashemi, G. H. Liaghat, M. Mohammadi, H. Deilami Azodi, analytical prediction of limit strains and limit stresses in hydroforming of anisotropic aluminium tubes, *Modares Mechanical Engineering*, Vol. 14, No. 2, pp. 133-140, 2014. (in Persian)
- [33] M. Hosseinpour Gollo, S. M. H. Seyedkashi, N. Valian Iraj, The effect of Hosford, Hill's quadratic and non-quadratic yield criteria on prediction of forming limit diagrams based on M-K model, *Modares mechanical Engineering*, Vol. 14, No. 5, pp. 137-146, 2013. (in Persian)
- [34] A. Assempour, R. Hashemi, K. Abrinia, M. Ganjiani, E. Masoumi, A methodology for prediction of forming limit stress diagrams considering the strain path effect, *Computational materials science*, Vol. 45, No. 2, pp. 195–204, 2009.
- [35] M. Hoseinpour Gollo, S. M. H. Seyedkashi, S. Shahi, The effect of advanced BBC2003, YLD2004 and BBC2008 yield criteria on FLDs based on M-K, Swift and Hill models, *Modares mechanical engineering*, Vol. 15, No. 1, pp. 141–150, 2015. (in Persian)