

بررسی رفتار الاستو-پلاستیک صفحه سوراخدار تحت کشش و راه‌های کاهش تمرکز تنش به روش اجزاء محدود

محسن تهرانی‌زاده

استادیار دانشکده مهندسی عمران، دانشگاه صنعتی امیرکبیر

چکیده:

رفتار صفحات سوراخدار تحت کشش به علت تمرکز تنش در اطراف سوراخ در صورت افزایش بار به سرعت از حالت الاستو-پلاستیک خارج شده و به حالت الاستو-پلاستیک تبدیل می‌شود. در این مقاله ابتدا خلاصه‌ای از کاربرد روش المانهای محدود برای مسائل الاستو-پلاستیک توضیح داده می‌شود و سپس بر این اساس یک برنامه کامپیوتری بر مبنای تحلیل اجزاء محدود در ارتباط با مسائل الاستو-پلاستیک دو بعدی ارائه می‌گردد. به علاوه در این مقاله با استفاده از نتایج به دست آمده برای کاهش تمرکز تنش در صفحات سوراخدار راه‌های عملی پیشنهاد شده است.

Elasto-Plastic Analysis of Perforated Plate Under Tension by Finite Element Method

Mohsen Tehrani-Zadeh

Assist. Prof. of Civil Engineering,
AmirKabir University of Technology.

Abstract:

The finite element is now firmly accepted as a most powerful general technique for the numerical solution of a variety of problems encountered in engineering. Applications range from the stress analysis of solids to the solution of acoustical fluid dynamics and etc, problems. The finite element process is now established as a general subject to known boundary and initial conditions.

۱- مقدمه

کاملاً جنبه کلی داشته و قابل کاربرد در کلیه مسائل دو بعدی است. برای دست یابی به هدف اشاره شده یک برنامه کامپیوترا نیز تهیه شده که قابل استفاده در کلیه مسائل دو بعدی می باشد.

۲- تئوری ریاضی پلاستیسیته

هدف تئوری ریاضی پلاستیسیته، تعیین یک تعریف تغییریک از رابطه تنش-تغییر شکل نسبی ماده ای که رفتار الاستو-پلاستیک از خود نشان می دهد می باشد. رفتار پلاستیک با به وجود آمدن تغییر شکلهای غیر قابل جبران که تابع زمان نبوده و فقط با رسیدن تنش به حد خاصی ایجاد می شوند، مشخص می شود.

در بحث حاضر عامل زمان در محاسبات ریاضی پلاستیسیته وارد نشده و اثرات تغییر درجه حرارت به طور کلی قابل صرف نظر فرض گردیده و رابطه تنش-تغییر شکل نسبی قبل از شروع تسلیم، الاستیک خطی در نظر گرفته شده است.

۳- رابطه تنش-تغییر شکل نسبی الاستو-پلاستیک

بعد از ایجاد تسلیم اولیه، رفتار مصالح، قسمتی الاستیک و قسمتی پلاستیک خواهد بود. با توجه به اینکه در اثر باربرداری مسیر برگشت منحنی تنش تغییر شکل نسبی موازی شیب اولیه رفتار الاستیک است، می توان فرض نمود که در هر نمو تنش، تغییرات تغییر شکل نسبی قابل تقسیم به مؤلفه های الاستیک و پلاستیک می باشد:

$$d\varepsilon_{ij} = (d\varepsilon_{ij})_e + (d\varepsilon_{ij})_p \quad (1)$$

$(d\varepsilon_{ij})_e$ به ترتیب نموهای تغییر شکلهای نسبی الاستیک و پلاستیک می باشند. نموهای تغییر شکل نسبی الاستیک به کمک رابطه زیر با نموهای تنش مرتبط می شوند.

$$\{\varepsilon\} = [c] \{\sigma\} \quad (2)$$

در این رابطه شش مؤلفه مستقل تنش و تغییر شکل نسبی به صورت بردار معرفی شده اند که توسط ماتریس $[c]$ به یکدیگر مرتبط شده و عناصر آن در صورت مصالح ایزو ترپ با دو ضریب مستقل قابل تعریف می باشد.
شكل این رابطه با توجه به تقسیم تنشها به تنشهای

خطی فرض کردن رفتار اجسام، از جمله فرضهایی است که حل مسائل مکانیک جامدات را تا حد زیادی ساده کرده و مدهای مدبب ابزار مناسبی برای رفع نیازها در این زمینه محسوب می شده است. اما این فرض با توجه به نیازهای جدید، روز بروز کارایی خود را از دست داده است، زیرا رفتار اکثر مصالح در برابر نیروها، غیرخطی بوده و طبیعی ترین نحوه بررسی آنها، در نظر گرفتن این شکل از رفتار مکانیکی می باشد.
پیشرفت سریع روشهای عددی و ابزار جدید آزمایش و نیز وجود تکنولوژی پیشرفت کامپیوترا عواملی هستند که بررسی رفتار غیرخطی اجسام را ممکن می سازند.

در این راستا روش المانهای محدود هم اکنون به عنوان قویترین وسیله برای حل معادلات دیفرانسیل پاره ای، خطی یا غیرخطی در مسائل مختلف هندسی در آمده است. کاربرد آن محدوده وسیعی از تحلیل تنشها در سازه ها، حل مسائل میانمیک سیالات و انتقال حرارت را در برمی گیرد. این روش در محدوده رفتارهای خطی، به طور وسیعی کاربرد داشته و نتایج مطلوبی از آن حاصل شده است.

در مسائل غیرخطی دو عامل مهم، قابلیت کاربرد آن را محدود می سازد. عامل اول وجود عملیات زیاد محاسبات عددی است که لازمه حل مسائل غیرخطی بوده و نیاز به قدرت محاسبات زیادی دارد که ساخت و پیشرفت در زمینه ساخت کامپیوتراهای با سرعت بالا از یک طرف و تهیه و تدارک روشهای عددی که باعث کاهش محاسبات غیرخطی می شوند از سوی دیگر، این نیاز را تا حدود زیادی برطرف ساخته است. عامل دوم، همخوانی مدل های ریاضی که رفتار غیرخطی اجسام را نمایش می دهند با رفتار طبیعی و نتایج آزمایشگاهی و امکان اعمال روشهای عددی بر آنها می باشد که لازم است قبل از تحلیل از روش اجزاء محدود به صورت غیرخطی، مورد بررسی و تأیید قرار گیرند.

امروزه گسترش تحقیقات در مورد دو عامل مزبور و دستیابی به نتایج مطمئن آن، تحلیل غیرخطی به کمک روش المانهای محدود را کاملاً امکان پذیر ساخته است.

در این مقاله، هدف این بوده است که ضمن تشریح جزئیات کاربرد روش المانهای محدود در رفتار الاستوپلاستیک فلزات، مسئله خاص صفحه سوراخدار مورد بررسی و تحلیل قرار گیرد. آنچه که در مورد تئوری الاستوپلاستیک و روش اجزاء محدود دو بعدی ارائه شده

دویاتوریک و هیدرواستاتیک مطابق رابطه زیر است.

$$(d\epsilon_{ij})_e = \frac{d\sigma_{ij}}{2\mu} + \frac{(1-2\nu)}{E} \delta_{ij} d\sigma_{kk} \quad (3)$$

در این رابطه E مدول الایستی، σ_{kk} تنش هیدرواستاتیک و ν دلتای کرونکر می باشد.

برای تعیین رابطه بین نموهای تنش و تغییر شکل پلاستیک باید فرض دیگری نیز راجع به رفتار مصالح صورت گیرد. به طور مشخص فرض می شود که تغییر شکلهای پلاستیک متناسب با گرادیان کمیتی هستند که پتانسیل پلاستیک (Plastic Potential) Q نامیده می شود به طوری که

$$(d\epsilon_{ij})_p = d\lambda \frac{\partial Q}{\partial \sigma_{ij}} \quad (4)$$

$d\lambda$ ثابت تناسب بوده و به نام ضریب پلاستیک (Plastic Multiplier) خوانده می شود.

رابطه (4) به نام قانون جریان (Flow Rule) معروف است. از آنجایی که تابع پتانسیل Q را می توان در فضای تنشها تعریف کرد، بنابراین در رفتار پلاستیک، Q باید تابعی از J_2 و J_3 (انوواریان تنشهای دویاتوریک) باشد، در این صورت اتحاد $f \equiv Q$ (که $f = K(\alpha)$ بیانگر معیار تسلیم و K پارامتر مشخص کننده مصالح است) را با این استدلال که هر دو تابع J_2 و J_3 هستند می توان صحیح فرض کرد. در چنین وضعیتی خواهیم داشت.

$$(d\epsilon_{ij})_p = d\lambda \frac{\partial f}{\partial \sigma_{ij}} \quad (5)$$

این رابطه به نام «شرط عمود بودن» (normality condition) مشهور است. مؤلفه های نمو تغییر شکل پلاستیک باید در فضای n بعدی به صورت برداری با یکدیگر جمع شوند که برداری عمود بر سطح تسلیم ایجاد گردد. در حالت خاص $f = J_2$ خواهیم داشت:

$$\frac{\partial f}{\partial \sigma_{ij}} = \frac{\partial J_2}{\partial \sigma_{ij}} = \sigma_{ij} \quad (6)$$

در این حالت رابطه (5) به صورت زیر درخواهد آمد:

$$(d\epsilon_{ij})_p = d\lambda \sigma_{ij} \quad (7)$$

با توجه به روابط قبل، رابطه کامل بین نموهای تغییر شکل نسبی را برای تغییر شکلهای الاستو-پلاستیک می توان مطابق رابطه زیر نوشت:

$$d\epsilon_{ij} = \frac{d\sigma_{ij}}{2\mu} + \frac{1-2\nu}{E} \delta_{ij} d\sigma_{kk} + d\lambda \frac{\partial f}{\partial \sigma_{ij}} \quad (8)$$

۴- سخت شوندگی Strain Hardening

پس از تسلیم اولیه سطح تنش که تحت آن تغییر شکلهای پلاستیک ایجاد می شود، ممکن است تابع مقدار تغییر شکلهای پلاستیک در آن لحظه تغییر یابد. این پدیده تغییر شکل نسبی سخت شوندگی (Strain Hardening) نامیده می شود. بنابراین سطح تسلیم در هر مرحله تغییر شکل پلاستیک تغییر خواهد کرد. این تغییر سطح تسلیم به نوعی وابسته به تغییر شکلهای پلاستیک می باشد.

گسترش سطح تسلیم را می توان با ارتباط دادن ثابت k به تغییر شکل پلاستیک به کمک پارامتر سخت شوندگی α ، تعریف کرد. این عمل را می توان به دو طریق انجام داد. در طریقه اول درجه سخت شوندگی را تنها به مقدار کار پلاستیک W_p ارتباط می دهند یعنی:

$$\alpha = W_p \quad (9)$$

$$W_p = \int \sigma_{ij} (d\epsilon_{ij})_p \quad (10)$$

که در این رابطه $(d\epsilon_{ij})_p$ مؤلفه های پلاستیک تغییر شکل نسبی است. از طرفی α را می توان به تغییر شکل پلاستیک مؤثر یا معادل ارتباط داد، مقدار نمو این تغییر شکل نسبی با رابطه زیر بیان می شود.

$$d\bar{\epsilon}_p = \sqrt{\frac{2}{3}} \{ (d\epsilon_{ij})_p (d\epsilon_{ij})_p \}^{\frac{1}{2}} \quad (11)$$

با توجه به این فرض که شرایط تسلیم از تنشهای هیدرواستاتیک تأثیر نمی پذیرد یعنی $(d\epsilon_{ij})_p = (d\epsilon_{ij})_{p=0}$ ، $(d\epsilon_{ii})_p = (d\epsilon_{ii})_{p=0}$ بازخواهیم داشت.

$$d\bar{\epsilon}_p = \sqrt{\frac{2}{3}} = \{ (d\epsilon_{ij})_p (d\epsilon_{ij})_p \}^{\frac{1}{2}} \quad (12)$$

بنابراین پارامتر سخت شوندگی α را می توان به شکل

زیر تعریف کرد:

نوشت که ماتریس $[D]$ ، ماتریس الاستیک می باشد. با استفاده از رابطه (۱۹) و (۲۰) می توان نتیجه گرفت که:

$$d\lambda = \frac{1}{[A + a^T D a]} a^T dD da \quad (21)$$

که در آن $D = a^T dD^T$ و در این صورت رابطه (۲۰) به صورت زیر در خواهد آمد:

$$d\sigma = D_{ep} d\epsilon \quad (22)$$

که در آن:

$$D_{ep} = D - \frac{dD dD^T}{A + dD^T \cdot a}, \quad dD = Da \quad (23)$$

با استفاده از فرضیه کار سخت شوندگی خواهیم داشت:

$$d\alpha = \sigma^T d\epsilon_p \quad (24)$$

رابطه (۱۷) را می توان به شکل زیر بیان نمود:

$$F(\sigma, \alpha) = f(\sigma) - \sigma_Y(k) \quad (25)$$

$$\text{زیرا } \sigma_Y = \sqrt{3} k$$

بنابراین از رابطه (۱۹) خواهیم داشت:

$$A = -\frac{1}{d\lambda} \frac{\partial F}{\partial \alpha} d\alpha = \frac{1}{d\lambda} \frac{d\sigma_Y}{d\alpha} d\alpha \quad (26)$$

با استفاده از قانون عمود بودن رابطه (۲۴) را به شکل رابطه زیر می توان بیان نمود:

$$d\alpha = \sigma_Y d\epsilon_p = d\lambda a^T \sigma \quad (27)$$

مطابق با نتایج آزمایش تک محوری یک ماده الاستو-پلاستیک، ابتدا رفتار ماده الاستیک بوده و با مدول الاستیسیته E تعریف می شود تا اینکه تحت تنش تک محوری σ_Y تسلیم اتفاق می افتد. از آن پس رفتار مصالح الاستوپلاستیک بوده و مدول الاستوپلاستیک مماسی E_T به طور پیوسته تغییر می کند. بدین ترتیب قانون سخت شوندگی $K(\alpha)$ را می توان براساس تنش مؤثر σ تعریف

$$a = \bar{\epsilon}_p \quad (13)$$

در حالت پلاستیک نمو تغییرات در تابع تنش به علت تغییرات در نمو تنش از رابطه زیر تبعیت می کند:

$$df = \frac{\partial f}{\partial \sigma_{ij}} d\sigma_{ij} \quad (14)$$

۵- کاربرد روش المانهای محدود در مسائل دو بعدی پلاستیسیته

قبل از کاربرد روش اجزاء محدود در تئوری پلاستیسیته لازم است روابط تئوریک پلاستیسیته به صورتی درآید که اعمال روشهای عددی برآنها ممکن باشد. در این راستا رابطه $f(\sigma) = K(\alpha)$ را می توان به شکل زیر نوشت:

$$F(\sigma, k) = f(\sigma) - k(\alpha) = 0 \quad (15)$$

پس از مشتق گیری از رابطه اخیر خواهیم داشت:

$$dF = \frac{\partial F}{\partial \sigma} d\sigma + \frac{\partial F}{\partial \alpha} d\alpha = 0 \quad (16)$$

اگر رابطه (۱۶) را به صورت زیر بنویسیم:

$$a^T d\sigma - A d\lambda = 0 \quad (17)$$

در این صورت:

$$a^T = \frac{\partial F}{\partial \sigma} = \left[\frac{\partial F}{\partial \sigma_x}, \frac{\partial F}{\partial \sigma_y}, \frac{\partial F}{\partial \sigma_z}, \frac{\partial F}{\partial \tau_{yz}}, \frac{\partial F}{\partial \tau_{zx}}, \frac{\partial F}{\partial \tau_{xy}} \right] \quad (18)$$

و

$$A = -\frac{1}{d\lambda} \frac{\partial F}{\partial \alpha} d\alpha \quad (19)$$

خواهد بود و رابطه (۱۲) را می توان به شکل

$$d\bar{\epsilon} = [D]^{-1} d\sigma + d\lambda \frac{\partial F}{\partial \sigma} \quad (20)$$

کرد به طوری که:

$$a^T = \left\{ \frac{\partial F}{\partial \sigma_x}, \frac{\partial F}{\partial \sigma_y}, \frac{\partial F}{\partial \tau_{xy}}, \frac{\partial F}{\partial \sigma_z} \right\} \quad (35)$$

اگر رابطه فوق را به صورت

$$a = c_1 a_1 + c_2 a_2 + c_3 a_3 \quad (36)$$

در نظر بگیریم مقادیر a^T_3, a^T_2, a^T_1 برابر خواهند بود با:

$$a_1^T = \{1, 1, 0, 1\}$$

$$\begin{aligned} a_2^T &= \left\{ \frac{1}{2(J'_2)} (\sigma'_x \sigma'_y, 2\tau_{xy}, \sigma'_z) \right\} \\ a_3^T &= \left\{ (\sigma'_y \sigma'_z + \frac{J'_2}{3}), (\sigma'_x \sigma'_z + \frac{J'_2}{3}), \right. \\ &\quad \left. -2\sigma'_z \tau_{xy}, (\sigma'_x \sigma'_y - \tau_{xy} + \frac{J'_2}{3}) \right\} \end{aligned} \quad (37)$$

و ضرایب c_1, c_2, c_3 برای معیارهای مختلف تسلیم از جدول زیر به دست می‌آید.

معیار تسلیم	c_1	c_2	c_3
Tresca	0	$2\cos\theta(1+\tan\theta\tan 3\theta)$	$\frac{\sqrt{3}\sin\theta}{J'_2 \cos 3\theta}$
Von Mises	0	$\sqrt{3}$	0

در جدول فوق زاویه θ ریشه‌های معادله درجه سوم زیر می‌باشد.

$$\sin^3 \theta - \frac{J'_2}{r^3} \sin \theta - \frac{J'_3}{r^3} = 0 \quad (38)$$

که در آن:

$$r = \frac{2}{\sqrt{3}} (J'_2)^{\frac{1}{2}}$$

برای تعیین ماتریس الاستوپلاستیک D_{ep} مطابق رابطه (۲۳) فقط کافی است بردار d_D را مشخص نمائیم. با استفاده از ماتریس D برای مسائل دو بعدی به ترتیب برای دو حالت کرنش صفحه‌ای و تنش صفحه به صورت

$$\sigma = H(\epsilon_p) \quad (28)$$

با مشتق گرفتن از دو طرف رابطه اخیر خواهیم داشت:

$$\frac{d\sigma}{d\epsilon_p} = H'(\epsilon_p) \quad (29)$$

با استفاده از قضیه اویلر رابطه (۱۵) را می‌توان به صورت زیر نوشت:

$$\frac{\partial f}{\partial \sigma} \sigma = \sigma_Y \quad (30)$$

و یا:

$$a^T \sigma = \sigma_Y \quad (31)$$

با استفاده از روابط ۲۶، ۲۷، ۲۹ و ۳۱ خواهیم داشت:

$$d\lambda = d\bar{\epsilon}_p \quad (32)$$

$$A = H'$$

۶- روش اجزاء محدود در پلاستیسیته دو بعدی

روابطی که در مورد کاربرد روش اجزاء محدود در پلاستیسیته تا کنون بیان شد در مسائل دو بعدی کاربرد ساده‌تری دارند، زیرا در این نوع روابط فقط چهار مؤلفه غیر صفر تنش و تغییر شکل نسبی وجود دارد. به طوری که بردار تنش در حالت تنش صفحه‌ای

$$\sigma^T = \{\sigma_x, \sigma_y, \tau_{xy}, \sigma_z\} \quad \epsilon_z = 0 \quad (33)$$

و کرنش صفحه‌ای

$$\sigma^T = \{\sigma_x, \sigma_y, \tau_{xy}, \sigma_z\} \quad \epsilon_z = 0 \quad (34)$$

دارای چهار عنصر غیر صفر می‌باشد.

بردار جریان a در این نوع مسائل به صورت ساده زیر بیان می‌شود:

زیرمی باشد.

باشد. در مسائل غیرخطی رابطه (۴۴) به طور کلی ارضاء نمی شود و در هر مرحله محاسبه خواهیم داشت:

$$\Psi = \int_{\Omega} b^T \sigma d\Omega - (f + \int_{\Omega} N^T b d\Omega) \neq 0 \quad (45)$$

ψ بردار نیروهای باقیمانده است. برای مصالح الاستو-پلاستیک، سختی مصالح به طور پیوسته تغییر می کند، به طوری که رابطه نموی کرنش-تنش در هر لحظه با رابطه (۲۲) مشخص می شود. به منظور تعیین ماتریس سختی مماسی K_T در هر مرحله رابطه (۴۵) باید مورد استفاده قرار گیرد. بنابراین برای هر نمو نیرو داریم:

$$\Delta\Psi = \int_{\Omega} B^T \Delta\sigma d\Omega - (\Delta f + \int_{\Omega} N^T \Delta b d\Omega) \quad (46)$$

اگر به جای $\Delta\sigma$ از رابطه (۲۲) استفاده نمائیم در این صورت

$$\Delta\Psi = K_T d \cdot \int_{\Omega} (\Delta f + \int_{\Omega} N^T \Delta b d\Omega) \quad (47)$$

که در آن:

$$K_T = \int_{\Omega} B^T D_{ep} B d\Omega \quad (48)$$

رابطه (۴۷) را به طور اصولی یک سیستم از نیروهای باقیمانده می توان فرض نمود که با استفاده از ترکیبی از روش نیتون-رافسون و نمو بار می توان در هر مرحله آنرا حل نمود.

۸- رفتار الاستو-پلاستیک صفحه سوراخدار تحت کشش

از کاربردهای عملی صفحه سوراخدار می توان در اتصالات پیچ و پرج قابهای فلزی و اتصالات پوسته فلزی بدنه هواپیما و کشتی نام برد. علاوه بر کاربردهای عملی، این مسئله در تئوری الاستیسیته یکی از مسائل نمونه دو بعدی تنش صفحه ای است که خوب بخانه نتایج آزمایشگاهی آن چه در حالت الاستیک و چه در حالت پلاستیک موجود است. برنامه کامپیوتی روی تهیه شده، در مورد این مسئله بکار گرفته شده و حالت‌های مختلف را مورد بررسی قرار داده است.

$$d_D = \begin{pmatrix} d_1 \\ d_2 \\ d_3 \\ d_4 \end{pmatrix} = \begin{pmatrix} \frac{E}{1+v} a_1 + M_1 \\ \frac{E}{1+v} a_2 + M_1 \\ G_{a3} \\ \frac{E}{1+v} a_4 + M_4 \end{pmatrix}, \quad M_1 = \frac{Ev(a_1 + a_2 + a_4)}{(1+v)(1-2v)}, \quad G = \frac{E}{2(1+v)} \quad (39)$$

$$d_D = \begin{pmatrix} d_1 \\ d_2 \\ d_3 \\ d_4 \end{pmatrix} = \begin{pmatrix} \frac{E}{1+v} a_1 + M_2 \\ \frac{E}{1+v} a_2 + M_2 \\ G_{a3} \\ \frac{E}{1+v} a_4 + M_2 \end{pmatrix}, \quad M_2 = \frac{Ev(a_1 + a_2)}{1-v^2} \quad (40)$$

مؤلفه های بردار d_D می باشند.

۷- برنامه کامپیوتی روی اجزاء محدود در پلاستیسیته

با استفاده از قانون کار مجازی اگر یک جسم جامد دارای تنش های داخلی σ ، توزیع نیروهای داخلی بر واحد حجم b و نیروی خارجی وارد شده f را دارا بوده و در شرایط تعادل دارای تغییر مکان مجازی به مقدار δe^* و تغییر مکان داخلی δu^* باشد خواهیم داشت:

$$\int_{\Omega} (\delta e^{*T} \sigma - \delta u^{*T} b) d\Omega - \delta d^{*T} f = 0 \quad (41)$$

حال با استفاده از روش المانهای محدود تغییر مکان مجازی و تغییر شکل نسبی مجازی را می توان به صورت زیر درآورد:

$$\delta u^* = N \delta d^*, \quad \delta e^* = B \delta d^* \quad (42)$$

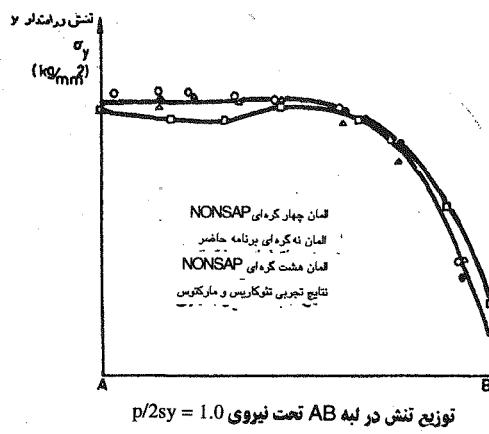
که N و B به ترتیب ماتریسهای تابع شکلی و تغییر شکل نسبی الاستیک می باشند که در این حالت رابطه فوق برابر خواهد بود با

$$\int_{\Omega} \delta d^{*T} (B^T \sigma - N^T b) d\Omega - \delta d^{*T} f = 0 \quad (43)$$

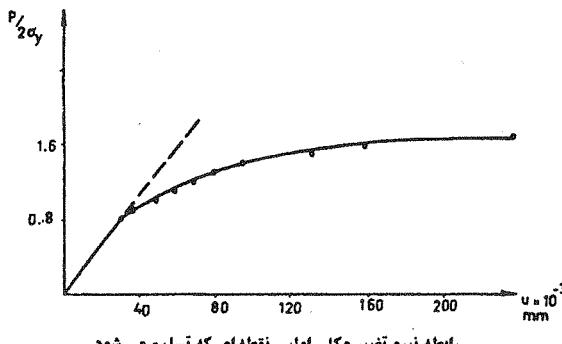
چون این رابطه برای کلیه δd^* باید صادق باشد، بنابراین باید

$$\int_{\Omega} B^T \sigma d\Omega - f - \int_{\Omega} N^T b d\Omega = 0 \quad (44)$$

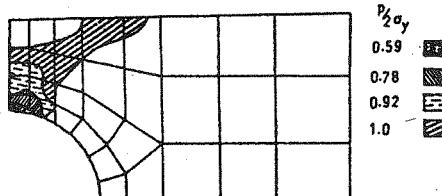
نیرو - تغییر مکان اولین نقطه‌ای که به تسلیم می‌رسد را در مورد این مسأله تحت نمو تدریجی نیروها نشان می‌دهد.



شکل (۳)



شکل (۲)



شکل (۵)

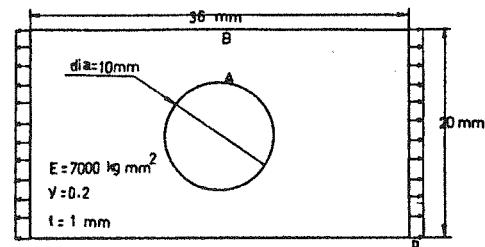
به طور خلاصه رفتار الاستو-پلاستیک صفحه سوراخدار را می‌توان این چنین تشریح نمود که نقطه A که در محل بیشترین تمرکز نشست قرار دارد، اولین محلی است که نشست آن به حد تسلیم می‌رسد. در صورت افزایش بار پس از وقوع اولین نقطه تسلیم در این محل، نشست این نقطه دیگر چندان افزایش نمی‌یابد. بلکه در امتداد لبه و در امتداد نشان داده شده در جریان پلاستیک شدن، نشها شروع

در حل این مسأله فرض شده است که مصالح از معیار تسلیم فون مایسنس با سخت شوندگی ایزوتروپیک پیروی می‌نماید و المان انتخاب شده از نوع نه گره‌ای هم پارامتر می‌باشد، مش بنده و مشخصات هندسی و مصالح در شکلهای (۱) و (۲) نشان داده شده است، علاوه براین، مشخصات زیر نیز در محاسبات در نظر گرفته شده است.

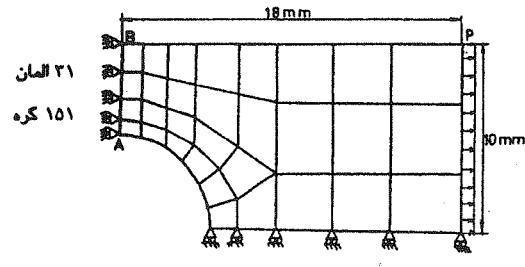
$$\sigma_y = 24.3 \text{ Kg/mm}^2$$

$$E = 225 \text{ Kg/mm}^2$$

این مشخصات در حل تمام مسائل تا پایان، ثابت نگاهداشت شده اند که مقایسه هندسی مسائل با یکدیگر میسر باشد.



شکل (۱)



شکل (۲)

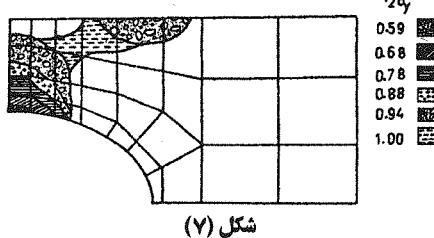
شکل (۳) نحوه توزیع نشست در لبه AB را تحت نیروی $\frac{P}{2s_y}$ نشان می‌دهد.

اختلافی که بین نتایج عددی و اجزاء محدود از یک سو و نتایج تجربی از سوی دیگر مشاهده می‌شود، شاید به این علت است که مقدار نشست تسلیم مصالحی که مورد آزمایش قرار گرفته مختصری بیشتر از آنچه در حل عددی مسأله بکار رفته است، می‌باشد. در هر صورت نتایج برنامه کامپیوتری تهیه شده کاملاً با سایر نتایج هماهنگی دارد. شکل (۵) جریان پلاستیک شدن تدریجی المانها و شکل (۴) منحنی

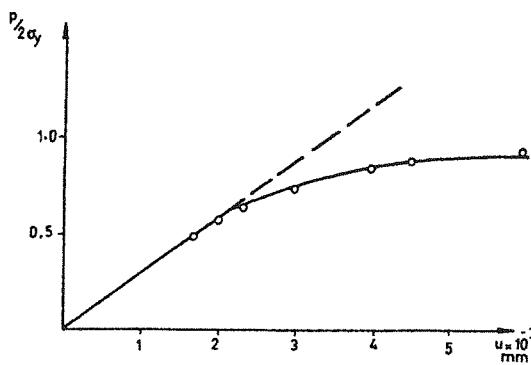
یکی از راهها، ایجاد سوراخ به صورت بیضی به جای دایره می باشد، اشکال زیر حالت‌های را که احتمالاً تغییرات سرعت و تنش در آنها به شدت حالت قبل نیست نشان می دهد. هر یک از حالات فوق توسط برنام. کامپیوتری، تحلیل الاستو-پلاستیک شده و نتایج آنها به ترتیب ارائه می شود.

الف - سوراخ بیضی:

برای بررسی این حالت، سوراخ حالت اول به بیضی تبدیل شده است. منحنی نیرو-تغییرمکان اولین نقطه تسلیم، نحوه جریان پلاستیک شدن و توزیع تنش در لبه AB در شکلهای (۷) تا (۹) نمایش داده شده و نتایج آن بدین شرح است که اولاً تمرکزتنش از $4/5$ به حدود $3/4$ یعنی حدود ده درصد، کاهش یافته ثانیاً شکل (۷) نشان می دهد که توزیع منطقه پلاستیک تغییر اساسی پذیرفته به طوری که منطقه پلاستیک در نیروهای زیاد، از دو طرف (از سوی سوراخ و لبه آزاد) همزمان به طرف یکدیگر گسترش می یابد که این امر بدان معنا است که تغییرات سریع تنش مناسب تر شده و نقاطی که قبلاً تنش زیادی نداشته، اینک کمی از بار نقاطی را که دارای تمرکزتنش شدیدتر بودند به عهده گرفته اند، ضمناً ظرفیت باربری نیز تا حدی افزایش یافته است.



شکل (۷)



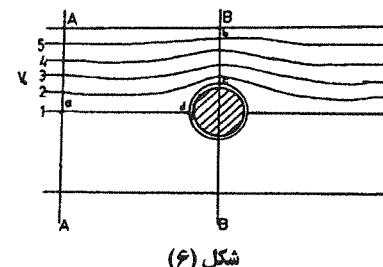
رابطه نیرو-تغییرمکان اولین نقطه‌ای که تسلیم شده.

شکل (۸)

به افزایش می کنند تا اینکه هر یک از المانهای دیگر رفتار پلاستیک را آغاز نمایند. در نهایت صفحه در امتداد مایلی که در شکل (۵) مشخص است دچار ترک و شکست می گردد.

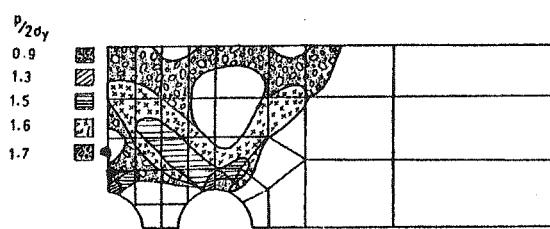
۹- روش‌های کاهش تمرکزتنش در نقاط بحرانی

بین جریان یک سیال ایده‌آل در کانال و جریان تنش در صفحه‌ای با همان هندسه کانال، یک رابطه شباهتی وجود دارد. بعنوان مثال سرعت V در همه نقاط کانال یکنواخت است، همانطور که توزیع تنش در یک صفحه بارگذاری ثابت، یکنواخت می باشد. صفحه سوراخدار تحت کشش با همین مقیاس، مشابه جریان سیال در کانالی است که در وسط آن یک مانع با مقطع یکنواخت استوانه ای قرار گرفته باشد. همانطور که در شکل (۶) نشان داده در مقطع جریان A-A بحران A-B ثابت و یکنواخت بوده ولی هنگامی که خطوط جریان به مقطع B-B نزدیک می شوند، مسیرها و ضعیت خود را به صورتی عوض می نمایند که مانع را دور زده تا عبور کنند. برای انجام این کار خطوط جریانی که نزدیک خط جریان هستند تغییر مسیر بیشتری می دهند، به طوری که هنگامی که به مقطع B-B نزدیک می شوند شتاب پیدا کرده و درست در همان مقطع ناگهانی کاهش شتاب می دهند و نتیجتاً در نقطه C حداقل سرعت را دارا می باشند. هنگامی که ذرات سیال در روی خط A به نقطه C می رستند، ناگهان سرعت عمود بر مسیر جریان پیدا می کنند. این نقطه در صفحه سوراخدار، درست همانجا یی است که مطابق تئوری الاستیسیته و نتایج تحلیل المانهای محدود، دارای تنش نشانه ای باشد. هنگامی که ذرات سیال در

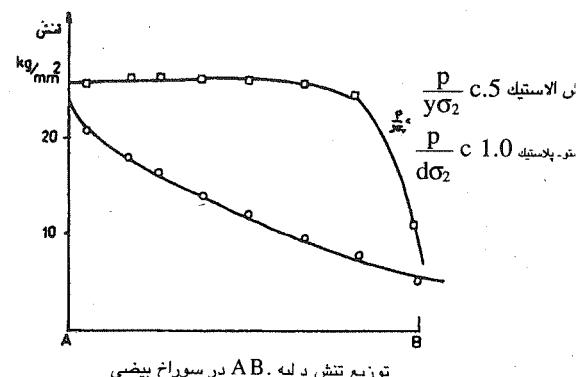


شکل (۶)

شباهت مزبور ایده‌هایی را برای کاهش میزان تمرکز تنش در اطراف سوراخ، صفحه تحت کشش، بوجود می آورد. چون دلیل عمدۀ تمرکزتنش شدید، و ضعیت بحرانی در نقطه C می باشد، پس برای کاهش تمرکز باید سعی شود تغییرات ناگهانی بوجود نیاید.



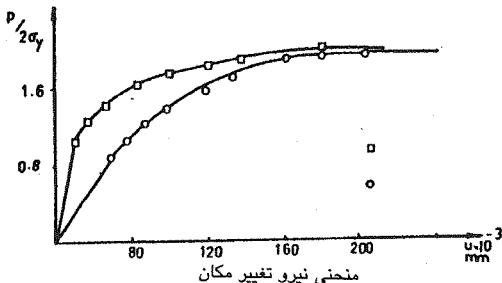
شکل (۱۰)



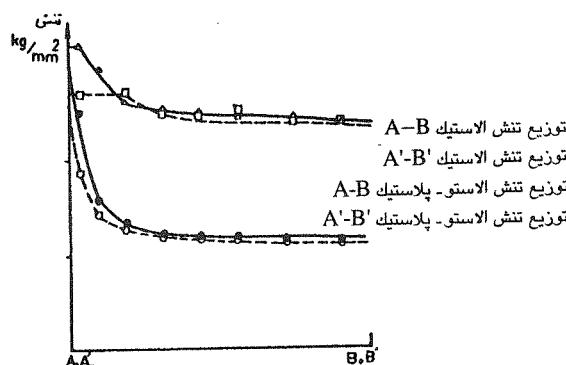
شکل (۹)

ب - قرار گرفتن وضعیت سوراخهای کوچک در اطراف سوراخ بزرگ:

این حالت از نظر عملی کاربرد فراوانی دارد و به همین جهت تحلیل و آنالیز نتایج حاصل از آن با اهمیت می‌باشد. شکلهای (۱۰ تا ۱۲) رفتار این حالت را نشان می‌دهند. شکل (۱۱) تغییرات نیرو- تغییر مکان را برای نقطه مختلف از صفحه نشان می‌دهد. یکی از این نقاط، نقطه‌ای است که در حالت ساده، اولین نقطه‌ای بود که به تنش تسیلم می‌رسید و دیگری نقطه‌ای است که در این ترکیب خاص، محلی است که در آن تسیلم واقع می‌گردد. نقطه A رفتار خطی خود را تا نسبت بالاتری از نیرو، حفظ می‌کند. در ضمن تغییر مکانهای نقطه A' بزرگتر از نقطه A بوده و در نمودهای بالاتر نیرو، دو منحنی به یکدیگر نزدیک شده و در نهایت منطبق می‌گردند.



شکل (۱۱)



شکل (۱۲)

۱۰- نتیجه گیری

مقایسه و بررسی نتایج به دست آمده ثابت می‌کنند که آنچه در مورد کاهش تمرکز تنش با ایجاد سوراخهای جدید، با توجه به شباهت جریان تنش و جریان آب در کanal ذکر شد، صحیح است. شاید این نتیجه گیری ابتدا زیاد معقول به نظر نرسد، زیرا این سؤال در ذهن پیش می‌آید که اگر یک سوراخ باعث ایجاد تمرکز تنش می‌شود، ایجاد سوراخهای دیگر طبیعتاً باید موجب اختلالات بیشتری شده و تمرکز تنش را افزایش دهد، که البته این تعبیر درستی نمی‌باشد. ایجاد سوراخهای اضافی، اگر بزرگتر از سوراخ اول نباشد، مقاومت مقطع را از آنچه که هست کمتر نمی‌کند و در غیر

شکل (۱۲) نیز تفاوت وضعیت تنشها را با حالت ساده نمایان می‌سازد. نقطه A که قبل از انتداد لبه‌های A'B و AB تنش سه برابر بود، اینک حدود ۲۵٪ از تمرکز تنش خود را از دست داده و در عوض نقطه A' جای آن را گرفته است. در فاصله کوتاهی از دو سوراخ در امتداد لبه‌های A'B و AB تنشها در حالت الاستیک به سرعت یکنواخت شده و برهم منطبق می‌شوند. در حالت الاستو- پلاستیک نیز وضع به همین ترتیب است. در نقطه A' تنشها (مانند تغییر مکانها) در حد بالاتری از نقطه A قرار دارند، ولی در امتداد لبه‌های AB و A'B به سرعت دو منحنی به یکدیگر نزدیک می‌شوند.

نکته دیگر این که صلبیت صفحات در اثر ایجاد سوراخهای دیگر در صفحه کاهش یافته و در نتیجه تغییر مکانها افزایش می‌یابند.

حال توزیع تنش را مناسب‌تر و یکنواخت‌تر می‌نماید. سوراخهای جدید باعث می‌شوند که مناطقی از صفحه که تنش کمتری دارند، دارای تنش بیشتر و مناطقی که تنش بیشتری دارند دارای تنش کمتری گردند.

منابع:

- [1]. Demidovich. B.P, Maron. I.A, "Computational Mathematics", MIR Publishers, 1987.
- [2]. Nayak. G.C., Zienkiewicz. O.C., "Elasto- Plastic Stress Analysis. A generalization for Various Constitutive Relations Including Strain Softening", Int. J.Num. Meth. Engng. Vol. 5. No.1, PP.113-135,1972.
- [3]. Owen. D.R.J., Hinton. E., "Finite Elements In Plasticity", Pineridye press, 1980.
- [4]. Theocaris. P.S, Marketos, E,"Elastic-Plastic Analysis of Perforated Thin Strips of a Strain Hardening Material", Journal. Mech. Phys. Solids, Vol. 12. PP. 377-390, 1964.
- [5]. Timoshenko. S.P, Goodier. J.N. "Theory of Elasticity", Third Edition, Mc Graw-Hill,1982.
- [6]. Zienkiewicz. O.C, "The Finite Element Method", Third Edition, Mc Grow-Hill, 1977.