



تحلیل استاتیکی خمش، پایداری، و تحلیل دینامیکی ورق‌های با عمل کرد درجه‌بندی شده

به کمک یک تئوری چهارمتغیره

فرید کاویانی^۱، حمیدرضا میردامادی^{۲*}

۱- دانشجوی کارشناسی ارشد، دانشکده مهندسی مکانیک، دانشگاه صنعتی اصفهان
۲- دانشیار، دانشکده مهندسی مکانیک، دانشگاه صنعتی اصفهان

(دریافت ۱۳۹۰/۸/۲۹، پذیرش ۱۳۹۲/۹/۱۲)

چکیده

در این مقاله تحلیل استاتیکی خمش و پایداری، و تحلیل دینامیکی ارتعاش آزاد ورق‌های با عمل کرد درجه‌بندی شده با استفاده از یک تئوری چهارمتغیره بررسی شده است. در این تئوری چهارمتغیره، برای برقراری شرط مرزی تنش‌های برشی برونو صفحه‌ی صفر در پوسته‌های بالایی و زیرین ورق، از توزیع سینوس هذلولوی استفاده شده است. یکی از ویژگی‌های مکانیکی مواد مورد نظر، تغییرات پیوسته در ضخامت، با یک توزیع تووانی است که تابع درصدهای حجمی بخش‌های سازنده‌ی ورق است. هدف از ارائه‌ی این مقاله بدست آوردن نتایجی تحلیلی با دقت بالاتر از حالت ساده‌ی تئوری چهارمتغیره‌ی ورق، است. همچنین برای انجام مطالعه‌ی عواملی، موارد اثربدار در تحلیل ورق‌های با عمل کرد درجه‌بندی شده بررسی شده‌اند. معادله‌های حرکت ورق به کمک اصل تغییراتی همیلتون استخراج شده‌اند. نتایج تحلیلی با استفاده از روش کلاسیک ناویه و شرایط مرزی چهار طرف ساده، بدست آمده است. نتایج عددی، برای توان‌های گوناگون توزیع خواص مکانیکی در ضخامت و برای نسبت‌های متفاوت طول به ضخامت ورق حاصل شده‌اند. نتایج بدست آمده از این تئوری، با نتایج تئوری‌های گوناگون مقایسه شده است.

کلمات کلیدی

ورق‌های با عمل کرد درجه‌بندی شده، تئوری ورق پالوده شده، تئوری چهارمتغیره، کرنش‌های برشی برونو صفحه، حل ناویه.

*نویسنده مسئول و عهده دار مکاتبات Email:hrmirdamadi@cc.iut.ac.ir

۱- مقدمه

حرکت ورق را ایجاد می نمایند، به گونه‌ای که معادله‌های حرکت ورق شبیه معادله‌های رزینر می‌شوند و یکی از معادله‌ها شباهت زیادی با معادله‌های تئوری کلاسیک ورق دارد. در متغیرهای از لحاظ تغییراتی ناسازگار، با استفاده از معادله‌های تعادل رابطه‌ای بین متغیرهای جابجایی جانبی برای مؤلفه‌ی خمی و مؤلفه‌ی برشی ایجاد و این رابطه اضافی، خود باعث کاهش تعداد متغیرهای سیستم می‌شود. از پژوهش‌های انجام شده بر روی مواد با عمل کرد درجه‌بندی شده با استفاده از تئوری پالوده شده‌ی ورق می‌توان مراجع [۱۲] تا [۱۴] را نام برد. در تحلیل ورق‌ها به ویژه در زمینه‌ی صنایع هواپما، دقت بالای مورد نیاز و پیچیدگی معادله‌ها می‌تواند قید محدود کننده‌ای برای انتخاب تئوری، برای تحلیل تنش باشد. از این رو استفاده از تئوری پالوده شده‌ی ورق می‌تواند گزینه‌ی مناسبی برای بررسی ورق‌های ساخته شده از مواد با عمل کرد درجه‌بندی شده باشد. در این مقاله از تئوری پالوده شده‌ی ورق با متغیرهای سازگار و با توزیع سینوس هذلولوی تنش و کرنش بروون-صفحه در ضخامت، با نام پیشنهادی RPT3 استفاده شده است. استفاده از توزیع سینوس هذلولوی برای تنش‌ها و کرنش‌های بروون-صفحه برای تئوری پالوده شده‌ی ورق، علاوه بر داشتن شکل ساده‌ی تئوری پالوده شده‌ی ورق، دقت نتایج بدست آمده را نیز افزایش می‌دهد.

و نیازهای مهم در زمینه‌ی تحلیل ورق‌ها را برطرف می‌سازد. همان‌طور که بیان شد، هدف از گسترش تئوری پالوده شده‌ی ورق، برای ورق‌های با عمل کرد درجه‌بندی شده، افزایش دقت در محاسبات مربوط به این ورق‌ها و همچنین استفاده از شکل ساده‌ی ذاتی تئوری پالوده شده است. در این تحقیق، این مزیت‌ها با استفاده از یکتابع شکل با توزیع سینوس هذلولوی برای تغییرشکل برشی بدست آمده است. با انتخاب این تابع شکل، علاوه بر داشتن شکل ساده‌ی تئوری پالوده شده به هدف اصلی، افزایش دقت نتایج نیز دست خواهیم یافت.

بخش‌های بعدی مقاله به شکل زیر سازماندهی شده‌اند: در بخش دوم، فرض‌های مورد نیاز برای برقراری تئوری و رابطه‌های سینماتیکی ورق‌ها ارائه شده‌اند. این فرض‌ها در همه‌ی تئوری‌هایی که از نتایج آنها در این مقاله استفاده شده، نیز به کار برده شده است. در بخش سوم، ویژگی‌های مکانیکی مواد با عمل کرد درجه‌بندی شده مورد بررسی در این مقاله و روابط ساختاری خطی‌سازی شده‌ی تنش-کرنش آورده شده است. در بخش چهارم، معادله‌های حرکت ورق با استفاده از اصل همیلتون نتیجه شده و با استفاده از حل ناویه تحلیل استاتیکی و

در چند دهه‌ای اخیر، توجه ویژه‌ای در تحقیقات علمی و صنایع به مواد با ساختار و ویژگی‌های جدید از جمله مواد پیشرفته شده است. مواد با عمل کرد درجه‌بندی شده، دسته‌ای از مواد مرکب ناهمگن هستند که ویژگی‌های مکانیکی آنها در طول ضخامت به طور پیوسته تغییر می‌نمایند. این مواد می‌توانند از دو یا چند ماده‌ی مجزا ساخته شوند به گونه‌ای که ویژگی‌های مکانیکی آنها در راستاهای گوناگون مختصات فضایی دارای تغییرات پیوسته باشد. مواد با عمل کرد درجه‌بندی شده نخستین بار توسط پژوهشگران علم مواد در ژاپن در سال ۱۹۸۴ ساخته شد. این مواد با ترکیب دو ماده‌ی متفاوت تولید شد، به گونه‌ای که ویژگی‌های مکانیکی بدست آمده به صورت پیوسته در ضخامت آنها تغییر نماید [۱]. از ویژگی‌های مواد با عمل کرد درجه‌بندی شده می‌توان به مقاومت بالا در شرایط محیطی با تغییرات شدید دما، کاهش تنش‌های پسماند، مقاومت بالا در برابر سایش، استفاده از این مواد در صنایع مانند هواپما، الکترونیک، مهندسی پزشکی و کشتی‌سازی مورد توجه قرار گرفته است. بررسی و تحلیل ورق‌های سازه‌ای در صنایع نام برد، اهمیت زیادی دارد. بنابراین بررسی ورق‌های ساخته شده از مواد با عمل کرد درجه‌بندی شده نیز دارای اهمیت ویژه‌ای است. تئوری‌های گوناگونی برای بررسی رفتار ورق‌ها مورد استفاده قرار گرفته‌اند. نخست می‌توان به تئوری کلاسیک ورق‌ها اشاره کرد. بررسی مواد با عمل کرد درجه‌بندی شده با استفاده از این تئوری در مراجع گوناگونی انجام شده است که می‌توان به مراجع [۲] و [۳] اشاره نمود. اثر تغییرشکل‌های برشی در تحلیل ورق‌ها به خوبی آشکار است، بنابراین استفاده از تئوری‌های تغییرشکل برشی جانبی، با توجه به چشم‌پوشی تئوری کلاسیک ورق از این تغییرشکل‌ها، ضروری است. تئوری‌های تغییرشکل برشی مرتبه‌ی یکم و مرتبه‌های بالاتر برای بررسی ورق‌های ساخته شده از مواد با عمل کرد درجه‌بندی شده مورد استفاده قرار گرفته است. مثال‌هایی از استفاده از این تئوری‌ها در بررسی این مواد را می‌توان در مراجع [۴] تا [۱۰] دید. پس از آن، تئوری پالوده شده‌ی ورق توسط شیمپی [۱۱] برای رسیدن به نتایج با دقت بالاتر و همزمان، بیان معادله‌ها به شکل ساده‌ی تئوری کلاسیک ورق، ارائه شد. شیمپی از دو دسته متغیر استفاده نمود که یک دسته از آن‌ها از دیدگاه تحلیل مبتنی بر حسابان تغییرات، سازگار و دسته‌ی دیگر ناسازگارند. در متغیرهای سازگار، متغیرهای نامعین سامانه به صورت مستقل از یکدیگر، معادلات

$$u(x, y, z, t) = u_a(x, y, t) + u_b(x, y, z, t) + u_s(x, y, z, t) \quad (2)$$

$$v(x, y, z, t) = v_a(x, y, t) + v_b(x, y, z, t) + v_s(x, y, z, t)$$

مؤلفه‌های خمشی u_b و v_b مانند تنوری کلاسیک ورق‌ها فرض می‌شوند:

$$u_b(x, y, z, t) = -z \frac{\partial w_b}{\partial x}, v_b(x, y, z, t) = -z \frac{\partial w_b}{\partial y} \quad (3)$$

مؤلفه‌های برشی u_s و v_s به صورت رابطه (۴) گسترش داده می‌شوند:

$$u_s(x, y, z, t) = -f(z) \frac{\partial w_s}{\partial x}, v_s(x, y, z, t) = -f(z) \frac{\partial w_s}{\partial y} \quad (4)$$

بر اساس فرض‌های مطرح شده در رابطه‌های (۱) تا (۴)،

جابجایی‌ها به صورت رابطه (۵) فرمول‌بندی می‌شوند:

$$u(x, y, z, t) = u_a(x, y, t) - z \frac{\partial w_b}{\partial x} - f(z) \frac{\partial w_s}{\partial x}$$

$$v(x, y, z, t) = v_a(x, y, t) - z \frac{\partial w_b}{\partial y} - f(z) \frac{\partial w_s}{\partial y} \quad (5)$$

$$w(x, y, z, t) = w_b(x, y, t) + w_s(x, y, t)$$

در رابطه (۵)، u_a ، v_a ، w_b ، w_s چهارتابع جابجایی نامعین در میان صفحه‌ی ورق و $f(z)$ نیز تابع شکل توزیع تنش و کرنش برشی در ضخامت ورق است. در تئوری‌های گوناگون، برای نمایش توزیع تنش برشی جانی، توابع متفاوتی به عنوان تابع برشی پیشنهاد شده است که مناسب با تئوری مورد نظر باید شرایط گوناگونی را برقرار نمایند. برای مثال چند نمونه از این توابع در جدول (۱) آورده شده‌اند.

کرنش‌های بدست آمده از تابع‌های جابجایی یاد شده، با استفاده از رابطه‌های کرنش-جابجایی فون کارمن [۲۷] و در محدوده‌ی رابطه‌ی خطی (چشم‌پوشی از جمله‌های مرتبه بالا) با جانشانی مؤلفه‌های جابجایی به صورت رابطه (۶) حاصل می‌شوند

دینامیکی می‌شوند. در بخش پنجم، به بررسی نتایج عددی پرداخته شده و در پایان، در بخش ششم به بحث پیرامون نتایج عددی و نتیجه‌گیری خواهیم پرداخت.

۲- فرض‌های اساسی و سینماتیک

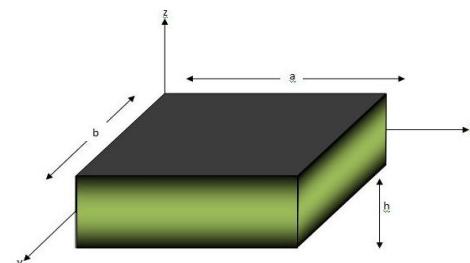
ورق مستطیلی با طول و عرض a و b در راستاهای x و y و ضخامت h در راستای z ساخته شده از مواد با عمل کرد درجه‌بندی شده با تغییرات در ویژگی‌های مکانیکی در راستای ضخامت را، مانند شکل (۱)، در نظر می‌گیریم. شرایط لازم برای برقراری تنوری با توجه به تنوری پالوده شده‌ی ورق به شرح زیر است:

جابجایی در مقایسه با ضخامت ورق کوچک است بنابراین اندازه‌ی کرنش‌ها بسیار کوچک خواهند بود.

جابجایی جانبی W ، دارای دو مؤلفه‌ی خمشی w_b و برشی w_s است.

$$w(x, y, z, t) = w_b(x, y, t) + w_s(x, y, t) \quad (1)$$

این دو مؤلفه، توابعی از دو مختصه‌ی مکانی x و y و مختصه‌ی زمانی t هستند.



شکل(۱): ورق FGP با تغییر ویژگی‌های مکانیکی

تنش عمودی σ_z در مقایسه با دو تنش σ_x و σ_y قابل چشم‌پوشی است.

جابجایی‌های u در راستای محور x و v در راستای محور y شامل سه مؤلفه‌ی کششی، خمشی و برشی هستند

۳- ویژگی‌های مکانیکی و رابطه‌های ساختاری

۳-۱- ویژگی‌های مکانیکی

همان‌طور که بیان شد، مواد با عمل کرد درجه‌بندی شده، مواد مرکب هستند که ویژگی‌های مکانیکی آن‌ها در ضخامت به طور پیوسته تغییر می‌نماید. این مواد به طور معمول از دو فاز، فلزی و سرامیکی تشکیل می‌شوند. ویژگی‌های مکانیکی در طول ضخامت، به شکل تابعی توانی از درصدها و ویژگی‌های مکانیکی هر فاز بدست می‌آید. با استفاده از یک شکل توزیع توانی، می‌توان مدول الاستیسیته و چگالی جرمی را با رابطه‌ی (۸) بیان نمود. نسبت پواسون ثابت و برابر 0.3 در نظر گرفته می‌شود:

$$E(z) = (E_c - E_m) \left(\frac{4z^2}{h^2} \right)^P + E_m \quad (8)$$

$$\rho(z) = (\rho_c - \rho_m) \left(\frac{4z^2}{h^2} \right)^P + \rho_m$$

در رابطه‌ی (۸)، زیرنویس‌های m و c به ترتیب نمایانگر ویژگی‌های فاز فلزی و فاز سرامیکی هستند. نمای P عددی ثابت، مثبت و بیانگر توان قانون توزیع مورد استفاده است. این توزیع به گونه‌ای در نظر گرفته شده است که ورق در پوسته‌های

$z = \pm \frac{h}{2}$ بالایی و زیرین ($Z=0$)، سرامیک خالص و در میان صفحه فلز خالص باشد. این شکل انتخاب شده برای تغییرات مدول الاستیسیته و جرم حجمی در ضخامت، باعث می‌شود میان صفحه و صفحه اصلی ماده (صفحه‌ی موازی صفحه y) بر روی هم منطبق شوند و بر هم‌کنش میان اثرات محوری و خمی حذف شود. نتیجه‌ی نهایی آن است که برای حل یک مسئله ارتعاش آزاد فقط نیازمند حل یک مسئله مقدار ویژه هستیم که در آن شکل حالت‌های خمی خالص می‌تواند رخدده بدون آنکه تغییر شکل‌های محوری دیده شود. همچنین هنگام حل یک مسئله پایداری الاستیک، دوباره می‌توان با حل یک مسئله مقدار ویژه‌ی خطی بار بحرانی را بدست آورد. اگر این گونه عمل نمی‌شد در هم‌گیری رفتارهای محوری و خمی، باعث می‌شد، درست از لحظه‌ی شروع بارگذاری محوری فشاری، رفتار خمی ظاهر شود و نتوان یک بار بحرانی ناشی از حل مسئله مقدار ویژه بدست آورد. در حقیقت در ظاهر به نظر می‌آید که ورق با عملکرد درجه‌بندی شده از ابتدا زیر بارگذاری همزمان محوری-خمی قرار دارد و فقط باید مسئله پس

جدول (۱): تابع‌های تغییر شکل برشی جانبی استفاده شده توسط

محققان پیشین

تابع	مدل
$f(z) = z \left(\frac{1}{4} - \frac{5z^2}{3h^2} \right)$	Shimpi[11]
$f(z) = \frac{z}{2} \left(\frac{h^2}{4} - \frac{z^2}{3} \right)$	Ambartsumain[15]
$f(z) = \frac{5z}{4} \left(1 - \frac{4z^2}{3h^2} \right)$	Kaczkowski[160] Panc[17] Reissner[18]
$f(z) = z \left(1 - \frac{4z^2}{3h^2} \right)$	Levinson[19] Murthy[20] Reddy[21]
$f(z) = \frac{h}{\pi} \sin \left(\frac{\pi z}{h} \right)$	Touratier[22]
$f(z) = h \sinh \left(\frac{z}{h} \right) - z \sin(h)$	Saldatos[23]
$f(z) = ze^{-2(\frac{z}{h})^2}$	Karama et al[24]
$f(z) = \frac{(h/\pi) \sinh(\frac{\pi}{h}z) - z}{[\cosh(\pi/2) - 1]}$	Meiche [25]
$f(z) = \sin(\frac{\pi z}{h}) e^{\frac{1}{2} \cos(\frac{\pi z}{h})} + \frac{\pi z}{2h}$	Manatri[26]

$$\begin{aligned} \varepsilon_x &= \varepsilon_x^a + z \kappa_x^b + f(z) \kappa_x^s \\ \varepsilon_y &= \varepsilon_y^a + z \kappa_y^b + f(z) \kappa_y^s \\ \varepsilon_z &= 0 \\ \gamma_{xy} &= \gamma_{xy}^a + z \kappa_{xy}^b + f(z) \kappa_{xy}^s \\ \gamma_{yz} &= g(z) \gamma_{yz}^s \\ \gamma_{xz} &= g(z) \gamma_{xz}^s \end{aligned} \quad (6)$$

در رابطه‌ی (۶)، نمادها و متغیرهای زیر ظاهر شده‌اند

$$\begin{aligned} \varepsilon_x^a &= \frac{\partial u_a}{\partial x}, \kappa_x^b = -\frac{\partial^2 w_b}{\partial x^2}, \kappa_x^s = -\frac{\partial^2 w_s}{\partial x^2} \\ \varepsilon_y^a &= \frac{\partial v_a}{\partial y}, \kappa_y^b = -\frac{\partial^2 w_b}{\partial y^2}, \kappa_y^s = -\frac{\partial^2 w_s}{\partial y^2} \\ \gamma_{xy}^a &= \frac{\partial u_a}{\partial y} + \frac{\partial v_a}{\partial x}, \kappa_{xy}^b = -2 \frac{\partial^2 w_b}{\partial x \partial y}, \kappa_{xy}^s = -2 \frac{\partial^2 w_s}{\partial x \partial y} \\ \gamma_{yz}^s &= \frac{\partial w_s}{\partial y}, \gamma_{xz}^s = \frac{\partial w_s}{\partial x} \\ f(z) &= \frac{h \sinh(\frac{z}{h})}{10 \cosh(\frac{z}{h})} - \frac{h}{100} \\ g(z) &= -\frac{df}{dz} + 1 = -\frac{\cosh(\frac{z}{h})}{\sinh(\frac{z}{h})} + 1 \end{aligned} \quad (7)$$

$$(N_x, N_y, N_{xy}) = \int_{-\frac{h}{2}}^{\frac{h}{2}} (\sigma_x, \sigma_y, \sigma_{xy}) dz$$

کمانش ورق همراه با تئوری‌های شکست یا گسیختگی (مسئله‌ی غیرخطی) تحلیل شود.

$$(M_x^b, M_y^b, M_{xy}^b) = \int_{-\frac{h}{2}}^{\frac{h}{2}} (\sigma_x, \sigma_y, \sigma_{xy}) z dz$$

$$(M_x^s, M_y^s, M_{xy}^s) = \int_{-\frac{h}{2}}^{\frac{h}{2}} (\sigma_x, \sigma_y, \sigma_{xy}) f(z) dz$$

$$(Q_{yz}^s, Q_{xz}^s) = \int_{-\frac{h}{2}}^{\frac{h}{2}} (\sigma_{yz}, \sigma_{xz}) g(z) dz$$

با جایگذاری رابطه‌های (۶) و (۹) در رابطه (۱۳) و انتگرال‌گیری روی ضخامت ورق، رابطه‌های (۱۴) بدست می‌آید:

$$\begin{bmatrix} N_x \\ N_y \\ N_{xy} \\ M_x^b \\ M_y^b \\ M_{xy}^b \\ M_x^s \\ M_y^s \\ M_{xy}^s \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} A_{11} & A_{12} & 0 \\ A_{12} & A_{22} & 0 \\ 0 & 0 & A_{66} \\ 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 \\ D_{11} & D_{12} & 0 \\ D_{12} & D_{22} & 0 \\ 0 & 0 & D_{66} \\ D_{11}^s & D_{12}^s & 0 \\ D_{12}^s & D_{22}^s & 0 \\ 0 & 0 & D_{66}^s \end{bmatrix} \begin{bmatrix} \varepsilon_x^a \\ \varepsilon_y^a \\ \varepsilon_{xy}^a \\ K_x^b \\ K_y^b \\ K_{xy}^b \\ \kappa_x^s \\ \kappa_y^s \\ \kappa_{xy}^s \end{bmatrix} \quad (14a)$$

$$\begin{bmatrix} Q_{yz}^s \\ Q_{xz}^s \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} A_{44}^s & 0 \\ 0 & A_{55}^s \end{bmatrix} \begin{bmatrix} \gamma_{yz}^s \\ \gamma_{xz}^s \end{bmatrix} \quad (14b)$$

ماتریس‌های A, D, A^s, D^s, H^s رابطه‌ی (۱۵) تعریف می‌شوند

$$(A_{ij}, D_{ij}) = \int_{-\frac{h}{2}}^{\frac{h}{2}} Q_{ij}(z)(l, z^2) dz, (i, j = 1, 2, 6) \quad (15)$$

$$(D_{ij}^s, H_{ij}^s) = \int_{-\frac{h}{2}}^{\frac{h}{2}} Q_{ij}(z)(zf(z), f(z)^2) dz, (i, j = 1, 2, 6)$$

$$(A_{ij}^s) = \int_{-\frac{h}{2}}^{\frac{h}{2}} Q_{ij}(z)(g(z)^2) dz, (i, j = 4, 5, 6)$$

کار انجام شده توسط بارگذاری‌های برون‌صفحه و درون‌صفحه بر روی ورق نیز با رابطه‌ی (۱۶) تعریف می‌شود [۱۳]

$$V = - \iint q(w_b + w_s) dx dy + \frac{1}{2} \iint [N_x^0 \frac{\partial^2 (w_b + w_s)}{\partial x^2} + N_y^0 \frac{\partial^2 (w_b + w_s)}{\partial y^2} + N_{xy}^0 \frac{\partial^2 (w_b + w_s)}{\partial x \partial y}] dx dy \quad (16)$$

۲-۲- رابطه‌های ساختاری

رابطه‌های ساختاری برای ورق را می‌توان به صورت رابطه (۹) نوشت:

$$\begin{bmatrix} \sigma_x \\ \sigma_y \\ \sigma_{xy} \\ \sigma_{yz} \\ \sigma_{xz} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} Q_{11}(z) & Q_{12}(z) & 0 & 0 & 0 \\ Q_{12}(z) & Q_{22}(z) & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & Q_{66}(z) & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & Q_{44}(z) & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & Q_{55}(z) \end{bmatrix} \begin{bmatrix} \varepsilon_x \\ \varepsilon_y \\ \varepsilon_{xy} \\ \gamma_{yz} \\ \gamma_{xz} \end{bmatrix} \quad (9)$$

Q_{ij} سختی کاهش یافته‌ی ورق هستند و با استفاده از ثابت‌های مهندسی به صورت رابطه (۱۰) تعریف می‌شود

$$Q_{11}(z) = Q_{22}(z) = \frac{E(z)}{1-v^2}, Q_{12}(z) = \frac{vE(z)}{1-v^2} \\ Q_{66} = Q_{44} = Q_{55} = G(z) = \frac{E(z)}{2(1+v)}, \quad (10)$$

۴- معادلات حرکت و حل

انرژی کرنشی ورق به شکل رابطه‌ی (۱۱) بر حسب تنش و کرنش تعریف می‌شود:

$$U = \frac{1}{2} \int \sigma_i \varepsilon_i dvol = \frac{1}{2} \int (\sigma_x \varepsilon_x + \sigma_y \varepsilon_y + \sigma_{xy} \gamma_{xy} + \sigma_{yz} \gamma_{yz} + \sigma_{xz} \gamma_{xz}) dvol \quad (11)$$

با قرار دادن رابطه‌های (۶)، (۷) و (۹) در رابطه‌ی (۱۱) به رابطه‌ی (۱۲) برای انرژی کرنشی بر حسب برایندهای تنش دست خواهیم یافت:

$$U = \frac{1}{2} \int (N_x \varepsilon_x^a + N_y \varepsilon_y^a + N_{xy} \gamma_{xy}^a + M_x^b K_x^b + M_y^b K_y^b + M_{xy}^b K_{xy}^b + M_x^s K_x^s + M_y^s K_y^s + M_{xy}^s K_{xy}^s + Q_{yz}^s \gamma_{yz}^s + Q_{xz}^s \gamma_{xz}^s) dvol \quad (12)$$

در رابطه‌ی (۱۲)، M^b, M^s و Q^s به صورت رابطه (۱۳) تعریف می‌شوند:

$$\begin{aligned} \frac{\partial^2 M_x^s}{\partial x^2} + \frac{\partial^2 M_y^s}{\partial y^2} + 2 \frac{\partial^2 M_{xy}^s}{\partial x \partial y} + \frac{\partial Q_{yz}^s}{\partial y} + \frac{\partial Q_{xz}^s}{\partial x} + q + N(w) = \\ + \rho_0(\ddot{w}_b + \ddot{w}_s) - \rho_0^2 \left(\frac{\partial^2 \ddot{w}_s}{\partial x^2} + \frac{\partial^2 \ddot{w}_s}{\partial y^2} \right) \end{aligned}$$

$$\begin{aligned} N(w) = N_x^0 \frac{\partial^2 (w_b + w_s)}{\partial x^2} + N_y^0 \frac{\partial^2 (w_b + w_s)}{\partial y^2} \\ + N_{xy}^0 \frac{\partial^2 (w_b + w_s)}{\partial x \partial y} \\ \rho_0^2 = \int_{-\frac{h}{2}}^{\frac{h}{2}} \rho f(z)^2 dz \\ \rho_i = \int_{-\frac{h}{2}}^{\frac{h}{2}} \rho z^i dz, (i=0,2) \end{aligned} \quad (20)$$

معادله‌های (۱۹) را می‌توان بر حسب مؤلفه‌های (u , v , w_b , w_s) با جایگذاری برآیندهای تنش از معادله‌های (۱۴a) بیان کرد. بنابراین معادله‌های حرکت ورق با معادله‌های (۲۱) نمایش داده شوند:

$$A_{11} \frac{\partial^2 u_a}{\partial x^2} + A_{66} \frac{\partial^2 u_a}{\partial y^2} + (A_{12} + A_{66}) \frac{\partial^2 u_a}{\partial x \partial y} = \rho_0 \ddot{u}_a \quad (21a)$$

(۲۱b)

$$A_{22} \frac{\partial^2 v_a}{\partial y^2} + A_{66} \frac{\partial^2 v_a}{\partial x^2} + (A_{12} + A_{66}) \frac{\partial^2 v_a}{\partial x \partial y} = \rho_0 \ddot{v}_a \quad (21c)$$

(۲۱d)

$$\begin{aligned} -[D_{11} \frac{\partial^4 w_b}{\partial x^4} + 2(D_{12} + 2D_{66}) \frac{\partial^4 w_b}{\partial x^2 \partial y^2} + D_{22} \frac{\partial^4 w_b}{\partial y^4}] \\ -[D_{11}^s \frac{\partial^4 w_s}{\partial x^4} + 2(D_{12}^s + 2D_{66}^s) \frac{\partial^4 w_s}{\partial x^2 \partial y^2} + D_{22}^s \frac{\partial^4 w_s}{\partial y^4}] + q + N(w) \\ = \rho_0(\ddot{w}_b + \ddot{w}_s) - \rho_2 \left(\frac{\partial^2 \ddot{w}_b}{\partial x^2} + \frac{\partial^2 \ddot{w}_b}{\partial y^2} \right) \end{aligned} \quad (21e)$$

(۲۱f)

$$\begin{aligned} -[H_{11}^s \frac{\partial^4 w_s}{\partial x^4} + 2(H_{12}^s + 2H_{66}^s) \frac{\partial^4 w_s}{\partial x^2 \partial y^2} + H_{22}^s \frac{\partial^4 w_s}{\partial y^4}] + A_{44}^s \frac{\partial^2 w_s}{\partial y^2} \\ + A_{55}^s \frac{\partial^2 w_s}{\partial x^2} + q + N(w) = +\rho_0(\ddot{w}_b + \ddot{w}_s) - \rho_0^2 \left(\frac{\partial^2 \ddot{w}_s}{\partial x^2} + \frac{\partial^2 \ddot{w}_s}{\partial y^2} \right) \end{aligned} \quad (21g)$$

برای ورق مستطیلی با شرط مرزی چهار طرف ساده، حل ناویه مانند رابطه (۲۲) مورد استفاده قرار می‌گیرد. شرایط مرزی

(تکیه‌گاهی) نیز با رابطه (۲۳) مشخص می‌شوند:

q بارگذاری برونو صفحه بر واحد سطح و (N_x^0, N_y^0, N_{xy}^0) بارگذاری‌های درون‌صفحه بر واحد عرض وارد بر ورق هستند. انرژی جنبشی ورق نیز با رابطه (۱۷) تعریف می‌شود:

$$\begin{aligned} T = \frac{1}{2} \int p \dot{u}_i \dot{u}_i dvol \quad (17) \\ = \frac{1}{2} \int \rho (\dot{u}_a - z \frac{\partial \dot{w}_b}{\partial x} - f(z) \frac{\partial \dot{w}_s}{\partial x}) (\dot{u}_a - z \frac{\partial \dot{w}_b}{\partial x} - f(z) \frac{\partial \dot{w}_s}{\partial x}) dvol \\ + \frac{1}{2} \int \rho (\dot{v}_a - z \frac{\partial \dot{w}_b}{\partial y} - f(z) \frac{\partial \dot{w}_s}{\partial y}) (\dot{v}_a - z \frac{\partial \dot{w}_b}{\partial y} - f(z) \frac{\partial \dot{w}_s}{\partial y}) dvol \\ + \frac{1}{2} \int \rho (\dot{w}_b + \dot{w}_s) (\dot{w}_b + \dot{w}_s) dvol \end{aligned}$$

در رابطه (۱۷)، نماد نقطه در \dot{u}_i بیانگر مشتق نسبت به زمان و ρ چگالی جرمی ورق است. برای بدست آوردن معادله‌های حرکت ورق از اصل همیلتون با واریاسیون بر روی مؤلفه‌های جابجایی و رابطه‌های ساختاری استفاده می‌شود. صورت کلی با معادله (۱۸) مشخص شده است:

$$\int_0^{T_s} \delta(U + V - T) dt = 0 \quad (18)$$

δ نمایانگر عملگر تغییرات مجازی بر روی انرژی مورد نظر است. با جایگذاری رابطه‌های انرژی کرنشی، کار نیروهای خارجی پایسیtar و انرژی جنبشی ورق و انتگرال‌گیری و جداسازی متغیرهای مجازی δw_s , δw_b , δv , δu معادله‌های حرکت ورق به شکل رابطه (۱۹) بدست می‌آیند

در رابطه‌های (۱۹)، $N(w)$ اثر نیروهای درون‌صفحه، برای بررسی بار بحرانی و ρ_i^j گشتاورهای اینرسی ورق از مرتبه‌های i و j هستند که با رابطه (۲۰) تعریف می‌شوند:

$$\frac{\partial N_x}{\partial x} + \frac{\partial N_{xy}}{\partial y} = \rho_0 \ddot{u}_a \quad (19a)$$

$$\frac{\partial N_y}{\partial y} + \frac{\partial N_{xy}}{\partial x} = \rho_0 \ddot{v}_a \quad (19b)$$

$$\begin{aligned} \frac{\partial^2 M_x^b}{\partial x^2} + \frac{\partial^2 M_y^b}{\partial y^2} + 2 \frac{\partial^2 M_{xy}^b}{\partial x \partial y} + q + N(w) = \\ \rho_0(\ddot{w}_b + \ddot{w}_s) - \rho_2 \left(\frac{\partial^2 \ddot{w}_b}{\partial x^2} + \frac{\partial^2 \ddot{w}_b}{\partial y^2} \right) \end{aligned} \quad (19c)$$

(۱۹d)

در رابطه‌های (۲۵) و (۲۶) پارامترهای رابطه‌ی (۲۷) ظاهر می‌شوند:

$$k_{11} = A_{11}\mu^2 + A_{66}\lambda^2$$

$$k_{12} = \mu\lambda(A_{12} + A_{66})$$

$$k_{22} = A_{66}\mu^2 + A_{22}\lambda^2$$

$$k_{33} = D_{11}\mu^4 + 2(D_{12} + 2D_{66})\mu^2\lambda^2 + D_{22}\lambda^4$$

$$k_{34} = D_{11}^s\mu^4 + 2(D_{12}^s + 2D_{66}^s)\mu^2\lambda^2 + D_{22}^s\lambda^4$$

$$k_{44} = H_{11}^s\mu^4 + 2(H_{12}^s + 2H_{66}^s)\mu^2\lambda^2 + H_{22}^s\lambda^4 + A_{44}^s\lambda^2 + A_{55}^s\mu^2$$

$$m_{11} = m_{22} = m_{34} = \rho_0$$

$$m_{33} = \rho_0 + \rho_2(\mu^2 + \lambda^2)$$

$$m_{44} = \rho_0 + \rho_0^2(\mu^2 + \lambda^2)$$

$$\eta = N_x^0\mu^2 + N_y^0\lambda^2$$

۵- نتایج عددی

در این بخش چند مثال عددی برای بحث پیرامون دقت تئوری ارایه شده، مطرح خواهد شد، که شامل خمش استاتیکی و محاسبه‌ی بار بحرانی و فرکانس مبنا با شرایط تکیه‌گاهی رابطه‌ی (۲۲) می‌باشد. برای بررسی دقت نتایج بدست آمده، حل‌های این تئوری با نتایج تئوری‌های گوناگونی مقایسه شده است. برای نمایش بهتر نتایج در جداول، بی‌بعدسازی‌های رابطه‌ی (۲۸) انجام شده است [۲۸]

$$\bar{w} = 10w(a/2, b/2) \left(\frac{E_c h^3}{qa^4} \right)$$

$$\bar{\omega} = \omega h \sqrt{\rho_c/E_c}$$

$$\bar{N} = N_0 \frac{h^3}{E_c a^2}$$
(۲۸)

۱- تحلیل استاتیکی خمش و ارتعاش آزاد

مثال ۱: ورق با عمل کرد درجه‌بندی شده مربعی به طول a و ضخامت یکنواخت h دارای فاز فلزی Al با مدول الاستیسیته $E_m = 70 \times 10^9 \text{ N/m}^2$ و $\rho_m = 2702 \text{ kg/m}^3$ و چگالی جرمی $E_c = 380 \times 10^9 \text{ N/m}^2$ و $\rho_c = 3800 \text{ kg/m}^3$ در نظر می‌گیریم. در تحلیل استاتیکی خمش و تحلیل فرکانسی، به ترتیب جابجا‌یابی بی‌بعد نقطه‌ی میانی ورق ($\bar{w}(a/2, b/2)$)، و فرکانس مبنا، برای توان‌های

$$x = 0, x = a \quad (۲۲)$$

$$v_a = w_b = w_s = \frac{\partial w_b}{\partial y} = \frac{\partial w_s}{\partial y} = 0$$

$$N_x = M_x^b = M_x^s = 0$$

$$y = 0, y = b$$

$$u_a = w_b = w_s = \frac{\partial w_b}{\partial x} = \frac{\partial w_s}{\partial x} = 0$$

$$N_y = M_y^b = M_y^s = 0$$

حل ناویه با معادله‌ی (۲۲) ارائه می‌شود:

$$u_a(t, x, y) = \sum_{m=1}^{\infty} \sum_{n=1}^{\infty} U_{mn} \cos(\mu_n x) \sin(\lambda_n y) e^{-\omega t} \quad (۲۳)$$

$$v_a(t, x, y) = \sum_{m=1}^{\infty} \sum_{n=1}^{\infty} V_{mn} \sin(\mu_n x) \cos(\lambda_n y) e^{-\omega t}$$

$$w_b(t, x, y) = \sum_{m=1}^{\infty} \sum_{n=1}^{\infty} W_{bmn} \sin(\mu_n x) \sin(\lambda_n y) e^{-\omega t}$$

$$w_s(t, x, y) = \sum_{m=1}^{\infty} \sum_{n=1}^{\infty} W_{smn} \sin(\mu_n x) \sin(\lambda_n y) e^{-\omega t}$$

$\lambda = \frac{\pi n}{b}$, $\mu = \frac{\pi m}{a}$ ضرایب مثلثاتی رشتله‌های فوریه و a و b به ترتیب طول و عرض ورق در راستاهای X و y می‌باشند. q پارگذاری برونو صفحه بر واحد سطح وارد بر ورق را نیز به صورت رشتله‌ی فوریه‌ی دومتغیره در رابطه‌ی (۲۴) تبدیل می‌کنیم:

$$q(x, y) = \sum_{m=1}^{\infty} \sum_{n=1}^{\infty} Q_{mn} \sin(\mu_n x) \sin(\lambda_n y) \quad (۲۴)$$

با جایگذاری رشتله‌های فوریه در رابطه‌های حرکت ورق، حل ناویه‌ی برای مسئله‌ی استاتیکی و مقدار ویژه به ترتیب به شکل رابطه‌های (۲۵) و (۲۶) تبدیل خواهد شد. همچنین می‌توان با مساوی صفر قرار دادن پارامتر نمایانگر بار بحرانی η ، حل استاتیکی خمش را بدست آورد.

$$\begin{bmatrix} k_{11} & k_{12} & 0 & 0 \\ k_{12} & k_{22} & 0 & 0 \\ 0 & 0 & k_{33} + \eta & k_{34} + \eta \\ 0 & 0 & k_{34} + \eta & k_{44} + \eta \end{bmatrix} \begin{bmatrix} U_{mn} \\ V_{mn} \\ W_{bmn} \\ W_{smn} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 0 \\ 0 \\ Q_{mn} \\ Q_{mn} \end{bmatrix} \quad (۲۵)$$

$$\begin{bmatrix} k_{11} & k_{12} & 0 & 0 \\ k_{12} & k_{22} & 0 & 0 \\ 0 & 0 & k_{33} & k_{34} \\ 0 & 0 & k_{34} & k_{44} \end{bmatrix} - \omega^2 \begin{bmatrix} m_{11} & 0 & 0 & 0 \\ 0 & m_{22} & 0 & 0 \\ 0 & 0 & m_{33} & m_{34} \\ 0 & 0 & m_{34} & m_{44} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} U_{mn} \\ V_{mn} \\ W_{bmn} \\ W_{smn} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 0 \\ 0 \\ 0 \\ 0 \end{bmatrix} \quad (۲۶)$$

$$\begin{bmatrix} k_{11} & k_{12} & 0 & 0 \\ k_{12} & k_{22} & 0 & 0 \\ 0 & 0 & k_{33} - N_0(\mu^2 + \lambda^2) & k_{34} - N_0(\mu^2 + \lambda^2) \\ 0 & 0 & k_{34} - N_0(\mu^2 + \lambda^2) & k_{44} - N_0(\mu^2 + \lambda^2) \end{bmatrix} \begin{bmatrix} U_{mn} \\ V_{mn} \\ W_{bmn} \\ W_{smn} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 0 \\ 0 \\ 0 \\ 0 \end{bmatrix} \quad (30)$$

حل نایدیهی دستگاه رابطه‌ی (۳۰)، از حل مسئله‌ی مقدار ویژه به صورت رابطه (۳۰) بدست می‌آید:

$$N_0 = \frac{1}{\mu^2 + \gamma\lambda^2} \times \frac{k_{33}k_{44} - k_{34}k_{43}}{k_{33} + k_{44} - (k_{34} + k_{43})} \quad (31)$$

مثال ۲: ورق با عمل کرد درجه‌بندی شده مربعی به طول a و ضخامت یکنواخت $h=a/10$ دارای فاز فلزی Al با مدول الاستیسیته‌ی $mE=70$ نیوتن بر متر مربع و فاز سرامیکی SiC با مدول الاستیسیته‌ی $cE=420$ نیوتن بر متر مربع و نسبت پواسون ثابت $\nu=0.25$ را با شرایط مرزی رابطه‌ی (۲۲) در نظر می‌گیریم. بار بحرانی ورق، برای توان‌های متفاوت در توزیع توانی خواص مواد ورق و بارگذاری‌های درون‌صفحه‌ی گوناگون در نتایج بدست آمده از تئوری پیشنهادی با سایر تئوری‌های پالوده شده مقایسه شده است. می‌توان اثر خواص مواد با عمل کرد درجه‌بندی شده بر بار بحرانی را در شکل ۶ دید. همچنان اثر همزمان نسبت مدول‌های الاستیسیته‌ی بخش‌های سازنده‌ی ورق (نسبت مدول الاستیسیته‌ی بخش سرامیکی به بخش فلزی) و توان در توزیع توانی خواص مواد، P ، بر بار بحرانی ورق را می‌توان در شکل ۷ دید. بار بحرانی ورق، به اثرات درهم‌گیر نسبت مدول‌ها و توان در توزیع توانی خواص وابسته است. این درهم‌گیری به گونه‌ای است که با افزایش نسبت مدول‌ها، تأثیر P بر جابجایی جانبی افزایش می‌یابد و همچنان با افزایش P نیز، تأثیر نسبت مدول‌ها بر جابجایی جانبی ورق افزایش می‌یابد. نکته‌ی قابل توجه این است که با افزایش توان در توزیع توانی خواص، تغییرات در جابجایی جانبی نسبت به تغییر نسبت مدول‌ها دارای شبیه ثابت می‌شود و این در صورتی است که برای مقادیر کم توان در توزیع توانی این شبیه به طور مداوم با تغییر در نسبت مدول‌ها کاهش می‌یابد. با تغییر همزمان نسبت مدول‌ها و توان در توزیع توانی، تغییرات متفاوتی در فرکانس مبنای ورق رخ می‌دهد که می‌توان در شکل ۵ آن را مشاهده کرد. به طوری که برای نسبت خاصی از مدول‌ها، افزایش P باعث افزایش فرکانس مینا شده و برای نسبت‌های دیگر باعث کاهش آن می‌شود. بقیه‌ی پدیده‌های مشاهده شده در رابطه با فرکانس مینا، همانند پدیده‌های مشاهده شده در زمینه‌ی جابجایی می‌باشد.

مختلف در توزیع توانی خواص مواد و نسبت‌های گوناگون طول به ضخامت ورق، در مقایسه با سایر تئوری‌ها، به ترتیب در جدول‌های (۲) و (۳) نشان داده شده است. همچنان تأثیر خواص مواد با عمل کرد درجه‌بندی شده بر جابجایی نقطه‌ی میانی ورق و فرکانس، به ترتیب در شکل‌های ۲ و ۳ نشان داده شده است. همچنان تأثیر همزمان نسبت مدول‌های الاستیسیته‌ی بخش‌های سازنده‌ی ورق (نسبت مدول الاستیسیته‌ی بخش سرامیکی به بخش فلزی) و توان در توزیع توانی خواص مواد، P ، بر جابجایی جانبی را می‌توان در شکل ۴ مشاهده کرد. جابجایی جانبی ورق، به اثرات درهم‌گیر نسبت مدول‌ها و توان در توزیع توانی خواص وابسته است. این درهم‌گیری به گونه‌ای است که با افزایش نسبت مدول‌ها، تأثیر P بر جابجایی جانبی افزایش می‌یابد و همچنان با افزایش P نیز، تأثیر نسبت مدول‌ها بر جابجایی جانبی ورق افزایش می‌یابد. نکته‌ی قابل توجه این است که با افزایش توان در توزیع توانی خواص، تغییرات در جابجایی جانبی نسبت به تغییر نسبت مدول‌ها دارای شبیه ثابت می‌شود و این در صورتی است که برای مقادیر کم توان در توزیع توانی این شبیه به طور مداوم با تغییر در نسبت مدول‌ها کاهش می‌یابد. با تغییر همزمان نسبت مدول‌ها و توان در توزیع توانی، تغییرات متفاوتی در فرکانس مبنای ورق رخ می‌دهد که می‌توان در شکل ۵ آن را مشاهده کرد. به طوری که برای نسبت خاصی از مدول‌ها، افزایش P باعث افزایش فرکانس مینا شده و برای نسبت‌های دیگر باعث کاهش آن می‌شود. بقیه‌ی پدیده‌های مشاهده شده در رابطه با فرکانس مینا، همانند ناپایداری مشاهده شده در زمینه‌ی جابجایی می‌باشد.

۵-۲- ناپایداری

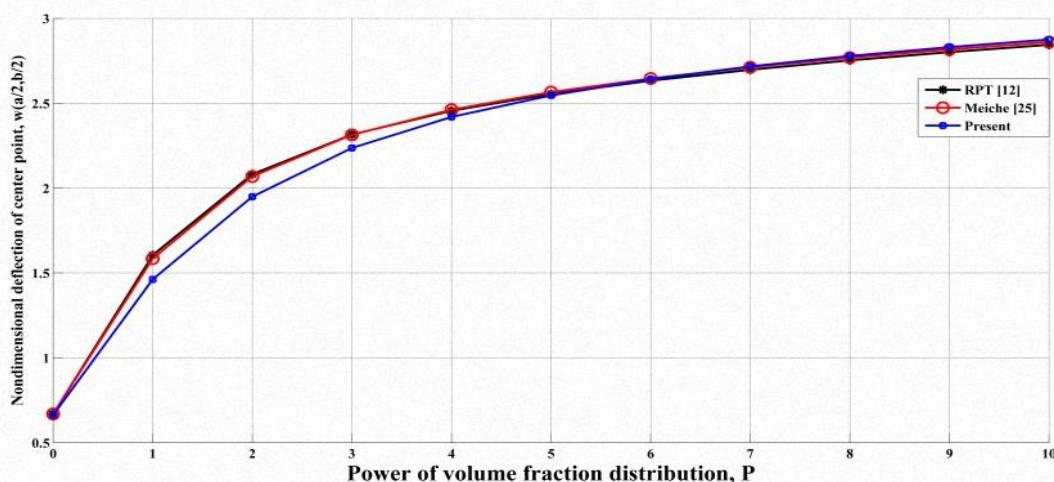
برای تحلیل ناپایداری، بارگذاری درون‌صفحه‌ی وارد بر ورق را به صورت رابطه (۱۹) در نظر می‌گیریم:

$$N_x^0 = -N_0, N_y^0 = -\gamma N_0, N_{xy}^0 = 0 \quad (29)$$

تحلیل ناپایداری را می‌توان از معادله‌ی (۲۵) و با مساوی صفر قرار دادن مشتق‌های زمانی و بارگذاری بروون‌صفحه بدست آورد:

جدول (۲): جابجایی بی بعد نقطه‌ی میانی ورق با عمل کرد درجه‌بندی شده (Al/ Al₂O₃) مربعی با شرایط مرزی ساده و زیر بارگذاری سینوسی

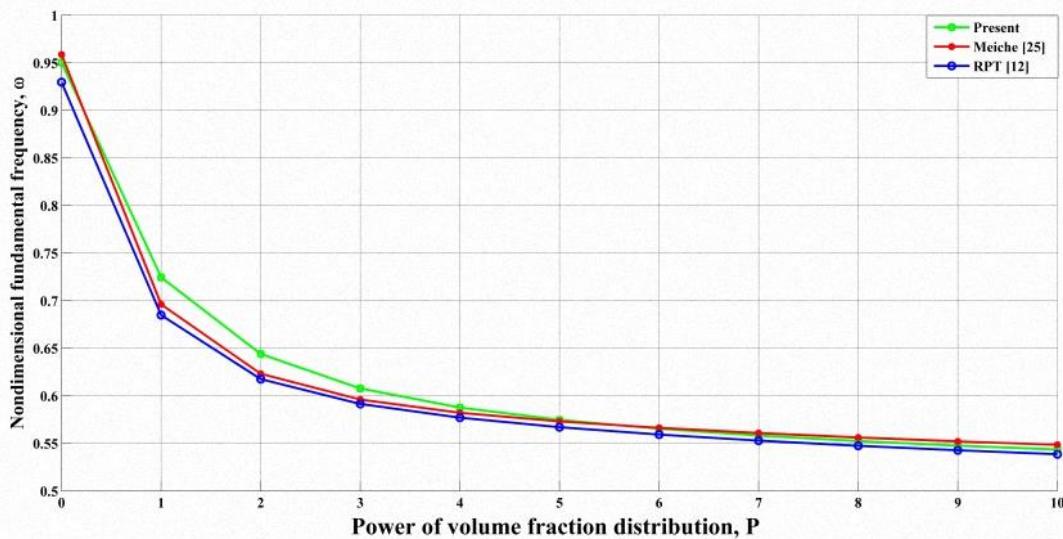
a/h	P	Non-dimensional deflection of central point of plate		
		RPT[۱۲]	Meiche[۲۵]	(تئوری حاضر)
۲	.	۰/۶۶۸۹	۰/۶۶۹۶	۰/۶۶۲۸
	۱	۱/۶۰۵۲	۱/۵۸۴۸	۱/۴۶۲۴
	۴	۲/۴۵۶۰	۲/۴۶۲۱	۲/۴۱۹۴
	۱۰	۲/۸۴۴۵	۲/۸۶۰۲	۲/۸۷۵۶
	∞	۳/۶۳۱۱	۳/۶۳۵۰	۳/۵۹۸۳
۱۰	.	۰/۲۹۶۱	۰/۲۹۶۰	۰/۲۹۵۶
	۱	۰/۴۶۴۹	۰/۴۶۳۹	۰/۴۵۸۲
	۴	۰/۷۶۱۷	۰/۷۶۱۷	۰/۷۵۸۹
	۱۰	۱/۰۴۱۵	۰/۰۴۱۸	۱/۰۴۱۴
	∞	۱/۶۰۷۲	۱/۶۰۷۱	۱/۶۰۴۹



شکل (۲): تغییرات جابجایی بی بعد نقطه‌ی میانی ورق نسبت به تغییرات توان تغییر خواص مواد با عمل کرد درجه‌بندی شده (Al/ Al₂O₃)

جدول (۳): فرکانس مبنای بی بعد ورق با عمل کرد درجه‌بندی شده (Al/Al₂O₃) مربعی با شرایط مرزی ساده

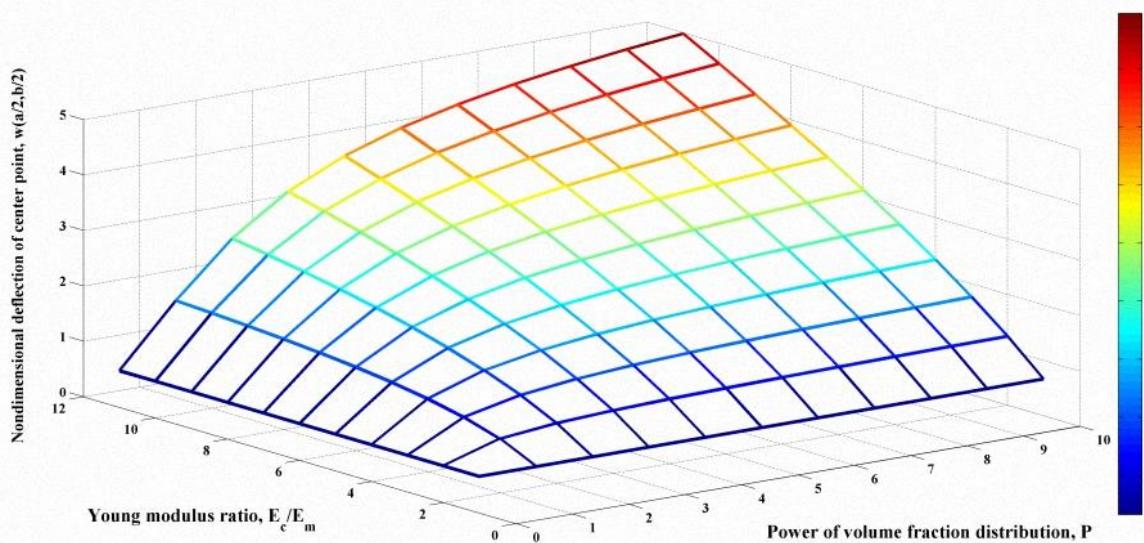
a/h	Theory	P				
		.	۱	۴	۱۰	∞
۲	Meiche [۲۵]	۰/۹۵۸۸	۰/۶۹۶۱	۰/۵۸۲۲	۰/۵۴۸۵	۰/۴۸۸۰
	RPT[۱۲]	۰/۹۲۹۷	۰/۶۸۴۹	۰/۵۹۲۹	۰/۵۴۱۷	۰/۴۷۳۲
	این مقاله	۰/۹۵۰۴	۰/۷۲۴۶	۰/۵۸۷۷	۰/۵۴۳۵	۰/۴۸۳۷
۱۰	Meiche [۲۵]	۰/۰۵۷۷	۰/۰۵۱۳	۰/۰۴۱۸	۰/۰۳۶۲	۰/۰۲۹۴
	RPT[۱۲]	۰/۰۵۷۷	۰/۰۵۱۳	۰/۰۴۱۷	۰/۰۳۶۱	۰/۰۲۹۴
	این مقاله	۰/۰۵۷۷	۰/۰۵۱۶	۰/۰۴۱۸	۰/۰۳۶۲	۰/۰۲۹۴



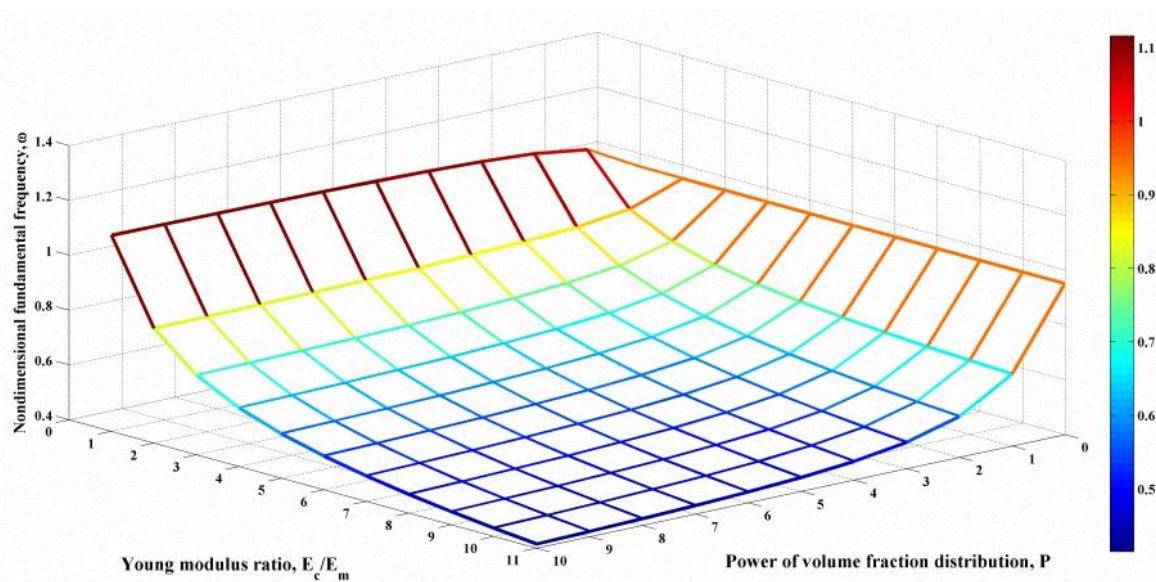
شکل (۳): تغییرات فرکانس مبنای بی بعد ورق نسبت به تغییرات توان تغییر خواص مواد با عمل کرد درجه‌بندی شده (Al/Al₂O₃)

جدول (۴): بار بحرانی بی بعد ورق با عمل کرد درجه‌بندی شده (Al/SiC) مربعی با شرایط مرزی ساده (a/h=10)

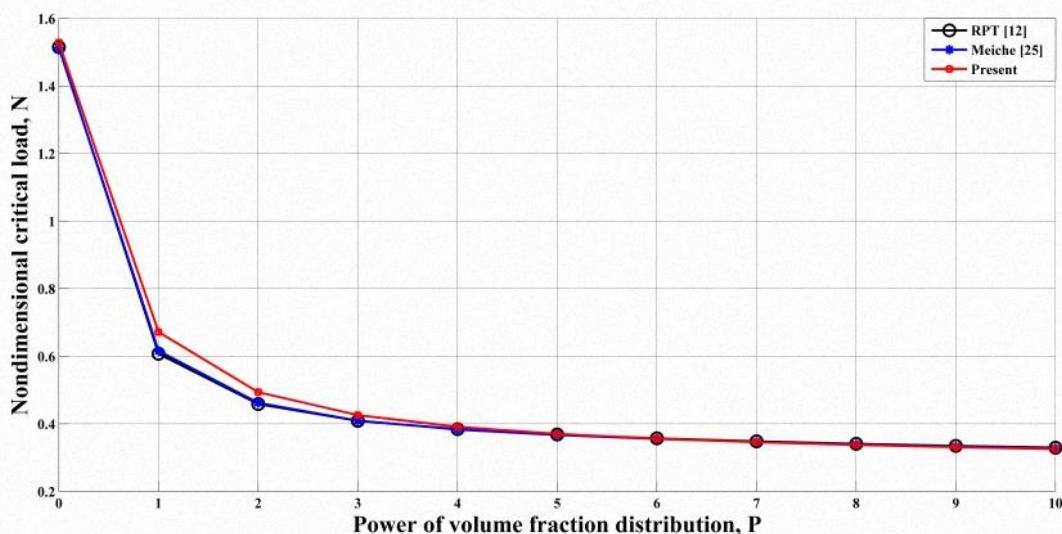
a/h	Theory	P	
2	RPT[12]	1/5148	0.6074
	Meicke [25]	1/5286	0.6716
	این مقاله	1/5131	0.6160
10	RPT[12]	3/4224	2/1477
	Meicke [25]	3/4225	2/1532
	این مقاله	3/4273	2/1824



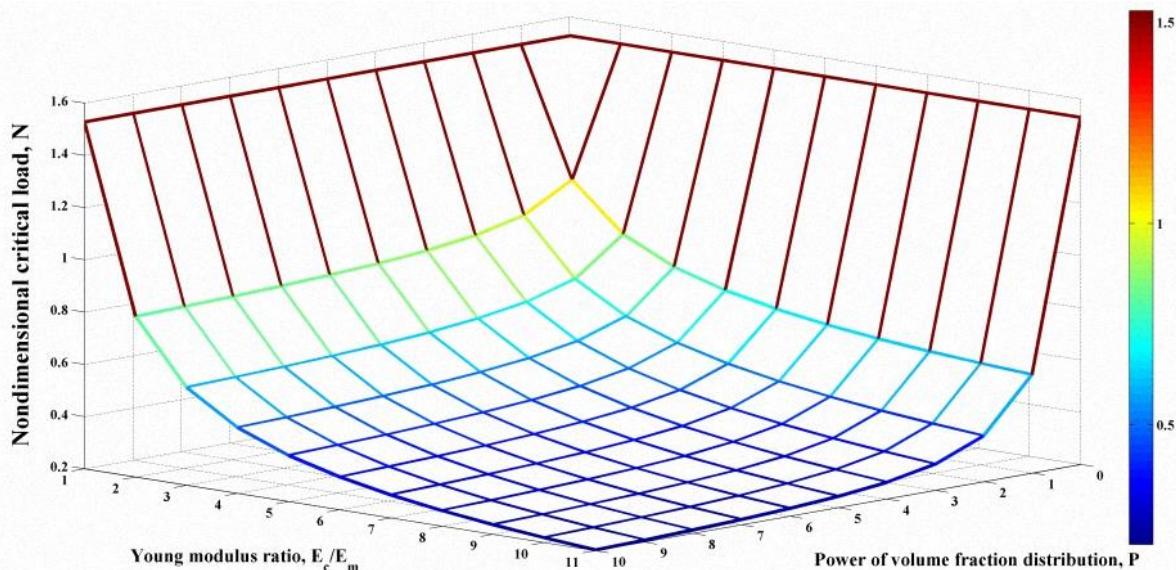
شکل (۴): اثرات همزمان نسبت مدولهای بخش‌های سازنده و توان در توزیع توانی خواص بر جابجایی جانبی



شکل (۵): اثرات همزمان نسبت مدولهای بخش‌های سازنده و توان در توزیع توانی خواص بر فرکانس مبنا (زاویه‌ی دید شکل ۵ نسبت به شکل ۴ به اندازه‌ی 180° چرخیده است).



شکل (۶): تغییرات بار بحرانی بی بعد ورق نسبت به تغییرات توان تغییر خواص مواد با عمل کرد درجه بندی شده (Al/SiC)



شکل ۷: اثرات هم زمان نسبت مدول های سازنده و توان در توزیع توانی خواص بر بار بحرانی ورق

تئوری را به خوبی نمایان می‌سازد. از ویژگی‌های بررسی انجام شده، مطالعه‌ی اثر عوامل مربوط به ورقهای ساخته شده از مواد با عمل کرد درجه‌بندی شده، بر رفتار ورق در شرایط استاتیکی و دینامیکی است. این اثرات به گونه‌ای است که با افزایش توان توزیع توانی خواص ورق، به ازای نسبت مدول الاستیسیته ثابت یعنی (E_c/E_m) ثابت، جابجایی جانبی ورق افزایش ولی بار بحرانی و فرکانس مبنای ورق کاهش می‌یابند. با بررسی هم‌زمان اثر توان توزیع توانی خواص و نسبت مدول‌ها مشخص می‌شود که با افزایش نسبت مدول‌ها، تغییرات ناشی از تغییر توان توزیع توانی در رفتار ورق، دارای شدت بیشتری شده و اثرات آن افزایش می‌یابد. انتخاب فازهای سازنده ورق با عمل کرد درجه‌بندی شده و هم‌چنین نسبت حجمی این فازها لزوم بررسی این اثرات درهم‌گیر را ایجاب می‌نماید، به گونه‌ای که با انتخاب توان مناسب در توزیع توانی خواص ورق و در پی آن انتخاب نسبت حجمی مواد سازنده مناسب، به همراه نسبت مدول مورد نیاز، می‌توان رفتار مورد نیاز را از ورق دید.

1276-1291, 2010.

Pradyumna, S. and Bandyopadhyay, J. N. [۶]
“Free vibration analysis of functionally graded curved panels using a higher-order finite element formulation”, Journal of Sound and Vibration, 318: pp. 176-192, 2008.

Reddy, J. N., “Analysis of functionally graded plates”, International Journal of Numerical Methods in Engineering, 47: pp. 663-684, 2000.

Roque, C. M. C., Ferreira, A. J. M. and Jorge, R. M. N., “A radial basis function approach for the free vibration analysis of functionally graded plates using a refined theory”, Journal of Sound and Vibration, 200: pp. 1048-1070, 2007.

Talha, M. and Singh, B. N., “Static response and free vibration analysis of FGM plates using higher order shear deformation theory”, Applied Mathematical Modeling, 34: pp. 3991-4011, 2010.

۶- نتیجه‌گیری

تئوری چهار متغیره پالوده شده جدید برای ورقهای مواد با عمل کرد درجه‌بندی شده گسترش یافت. این تئوری کرنش جانبی بررسی را به کمک توزیع سینوس هذلولوی نمایش می‌دهد. تئوری حاضر شرط مرزی صفر برای تنشهای بررسی لایه‌های بالایی و زیرین ورق را برقرار می‌نماید. نتایج با دقت بالای این تئوری در خمش و ارتعاش آزاد ورقهای با عمل کرد درجه‌بندی شده، موضوع اصلی این مقاله بوده است. از ویژگی‌های این تئوری، استفاده از شکل تئوری RPT و به همراه آن سادگی معادلات، افزون بر دقت بالای تئوری است. ازین رو، شکل ساده‌ی نمایش این تئوری اضافه بر سادگی در فهم فیزیکی معادلات، باعث کاهش پیچیدگی فرایند انجام محاسبات نیز می‌شود. افزون بر موارد یاد شده، بررسی ورقهای با نسبت طول به ضخامت کم (ورقهای ضخیم) نیز از موضوعات مهم در تحلیل ورق‌ها است و یکی از دلایل گسترش تئوری‌های ورق‌ها همین موضوع است. تئوری حاضر نتایج متفاوتی، برای ورقهای ضخیم ارائه داده است و این مسئله اهمیت گسترش این

۷- مراجع

Koizumi, M , “FGM activities in Japan”, [۱]
Composite part B, 28: pp. 1-4, 1997.

Abrate, S , “Functionally graded plates [۲]
behave like homogeneous plates”,
Composite Part B-Eng, 39: pp. 151-158,
2008.

Woo, J., Meguid, S. A. and Ong, L. S, [۳]
“Nonlinear free vibration behavior of functionally graded plates”, Journal of Sound and Vibration, 289: pp. 595-611,
2006.

Cheng, Z. Q. and Batra, R. C, [۴]
“Deflection relationships between the homogeneous Kirchhoff plate theory and different functionally graded plate theories”, Arch Mech, 52: pp. 143-158,
2000.

Hosseini-Hashemi, Sh., Rokni [۵]
Damavandi Taher, H., Akhavan, H. and Omidi, M , “Free vibration of functionally graded rectangular plates using first-order shear deformation plate theory”, Applied Mathematical Modeling, 34: pp.

- Murthy, M. V. V., "An improved transverse shear deformation theory for laminated anisotropic plates", NASA Technical Paper, 1981. [۲۰]
- Reddy, J. N., "A simple higher-order theory for laminated composite plates", Journal of Applied Mechanics, Trans ASME. 51: pp. 745-52, 1984 [۲۱]
- Soldatos, K. P., "A transverse shear deformation theory for homogeneous monoclinic plates", Acta Mechanics, 94: pp. 195-200, 1992. [۲۲]
- Karma, M., Afaq, K.S. and Mitsou, S., "Mechanical behavior of laminated composite beam by new multi-layered laminated composite structures model with transverse shear stress continuity", International Journal of Solids and Structures. 40: pp. 1525-46, 2003. [۲۳]
- El Meiche, N., Tounsi, A., Ziane, N., Mechab, I. and Adda.Bedia, E. A., "A new hyperbolic shear deformation theory for buckling and vibration of functionally graded sandwich plate", International Journal of Mechanical Sciences, 53: pp. 237-247, 2011. [۲۴]
- Mantri, J. L., Oktem, A. S. and Guedes Soares, C., "A new trigonometric shear deformation theory for isotropic, laminated composite and sandwich plates", International Journal of Mechanical Sciences, 49: pp. 43-53, 2012. [۲۵]
- Matsunaga, H., "Stress analysis of functionally graded plates subjected to thermal and mechanical loadings", Composite Structures, 87: pp. 344-357, 2009. [۲۶]
- Hosseini-Hashemi, Sh., Rokni Damavandi Taher, H., Akhavan, H. and Omidi, M., "Free vibration of functionally graded rectangular plates using first-order shear deformation plate theory", Applied Mathematical Modeling, 35: pp. 1276-1291, 2010. [۲۷]
- Sun, D. and Song-Nan, L., "Wave propagation and transient response of a FGM plate under a point impact load based on higher-order shear deformation theory", Composite Structures, 93: pp. 1474-1484, 2011. [۲۸]
- Shimpi, R.. P., "Refined plate theory and its variants", AIAA J,40:pp. 137-46,2002. [۲۹]
- Mechab, I., Ait Atmane, H., Tounsi, A., Belhadj, H. and Adda bedia, E. A., "A two variable refined plate theory for bending of functionally graded plates", Acta Mechanics, 6: pp. 941, 2010. [۳۰]
- Benachour, A., Tahar, H. D., Ait Atmane, H., Tounsi, A. and Ahmed, M. S., "A four variable refined plate theory for free vibrations of functionally graded plates whit arbitrary gradient", Composite: Part B, 42: pp. 1386-1394, 2011. [۳۱]
- Thai, H. T. and Choi, D. H., "A refined plate theory for functionally graded plates resting on elastic foundation", Composite Science and Technology, 71: pp. 1850-1858, 2011. [۳۲]
- Ambartsumian, S. A., "On the theory of bending plates", Izgiba anizotropnykh plastinok pologikh obolochek AN SSSR, 5: pp. 69-77, 1958. [۳۳]
- Kaczkowski.Z., "Plates-statistical calculations", Warsaw: Arkady, 1968. [۳۴]
- Panc, V., "Theories of elastic plates", Springer, Prague Academia, 1975. [۳۵]
- Reissner, E., "On transverse bending of plates including the effects of transverse shear deformation", International Journal of Solids and Structures, 25: pp. 495-502, 1975. [۳۶]
- Levinson, M., "An accurate, simple theory of the statics and dynamics of elastic plates", Mechanics Research Communications. 7: pp. 343-350, 1980. [۳۷]

- Thai, H. T. and Choi, C. H., "An efficient and simple refined theory for buckling analysis of functionally graded plates", Applied Mathematical Modeling, 36: pp. 1008-22, 2012. [۳۱]
- Touratier, M., "An efficient standard plate theory", International Journal of Engineering and Science, 29: pp. 901-16, 1991. [۳۲]
- Lurie, A. I., "Theory of elasticity", Springer-Verlag Berlin Heidelberg, 2005. [۳۸]
- Reddy, J. N., "Mechanics of laminated composite plates and shells, theory and analysis", CRC Press, 2004. [۳۹]
- Zhao, H., Lee, Y. Y. and Liew, K. M "Free vibration analysis of functionally graded plates using the element-free kp-Ritz method", Journal of Sound and Vibration, 319: pp. 918-939., 2009. [۴۰]

- فهرست علائم لاتین	
q	بارگذاری برون صفحه بر واحد سطح
N_{cr}	نیروی بحرانی
\bar{N}	نیروی بحرانی بی بعد
U_{mn}	ضرایب بسط رشتہ فوریه تغییرشکل محوری در راستای X
V_{mn}	ضرایب بسط رشتہ فوریه تغییرشکل محوری در راستای y
W_{bmn}	ضرایب بسط رشتہ فوریه تغییرشکل جانی خمی
W_{smn}	ضرایب بسط رشتہ فوریه تغییرشکل جانی برشی
Q_{mn}	ضرایب بسط رشتہ فوریه بارگذاری جانی
m_{ij}	ضرایب ماتریس جرم بدست آمده از گسسته‌سازی ناشی از بسط رشتہ فوریه
k_{ij}	ضرایب ماتریس سختی بدست آمده از گسسته‌سازی ناشی از بسط رشتہ فوریه
فهرست علائم یونانی:	
ϵ_{ii}	مؤلفه‌های کرنش محوری
γ_{ij}	مؤلفه‌های کرنش برشی
σ_{ij}	مؤلفه‌های تنش
v_{ij}	نسبت‌های پواسون
δ	عملگر تغییرات مجازی
ρ	چگالی جرمی ورق
ρ_i^j	گشتاورهای اینرسی ورق از مرتبه i و j
μ, λ	ضرایب بسط رشتہ فوریه برای حل ناویه
γ	نسبت نیروی بحرانی راستای طولی به راستای عرضی ورق
ω	فرکانس مبنای ارتعاش ورق
مدول‌های الاستیسیته	
$E_i(z)$	مدول‌های برشی
$G_{ij}(z)$	مدول‌های کاهش‌یافته در راستای جهانی
$\bar{Q}_{ij}(z)$	مؤلفه‌های تانسور سختی کاهش‌یافته در راستای جهانی
U	انرژی پتانسیل کرنشی ورق مرکب
T	انرژی جنبشی ورق مرکب
V	کار انجام شده توسط نیروهای خارجی (پایستار)
Q_{yz}, Q_{xz}	برآیند تنش نیروهای برشی برون صفحه‌ی ورق
M_x^s, M_y^s, M_{xy}^s	برآیند تنش گشتاور پیچشی ورق
a	طول ورق
b	عرض ورق
D_{ij}, B_{ij}, A_{ij}	ضرایب سختی محوری، درهم‌گیر محوری-خمی و خمی ناشی از تئوری CLPT
ضرایب سختی محوری-برشی، درهم‌گیر محوری-خمی و خمی ناشی از تئوری RPT	
N_x^0, N_y^0, N_{xy}^0	بارگذاری درون صفحه بر واحد سطح