مکانیک سازهها و شارهها/ سال ۱۳۹۴/ دوره ۵/ شماره ۴/ صفحه ۱۲۷–۱۳۷



مجله علمی بژو، شق مکانیک سازه ماو شاره م



# بررسی تحلیلی و عددی تیرهای ساندویچی هدفمند<sup>۱</sup> تحت بار موضعی و خواص وابسته به دما

جمال صيدى'، يونس محمدى'.\*

<sup>۱</sup> مربی، گروه مهندسی مکانیک، دانشگاه آزاد اسلامی واحد ایلام، ایلام ۲ استادیار، دانشکده مهندسی صنایع و مکانیک، دانشگاه آزاد اسلامی واحد قزوین، قزوین تاریخ دریافت: ۱۳۹۴/۰۹/۲۲؛ تاریخ بازنگری: ۱۳۹۴/۰۸/۰۴ ؛ تاریخ پذیرش: ۱۳۹۴/۰۹/۲۲

### چکیدہ

تحلیل تیرهای ساندویچی با رویههای هدفمند تحت بارهای موضعی از نوع فرورفتگی (indentation) در شرایط دمایی مختلف انجام شده است. برای رویههای هدفمند، از تئوری برشی مرتبه اول و برای توزیع خواص در رویهها از توابع توانی<sup>۲</sup> استفاده شده، تمامی خواص، وابسته به دما میباشند. دو مقیاس طول انتشار بار برای تیر ساندویچی مذکور، تعریف و در شرایط مختلف به صورت تحلیلی و همچنین با استفاده از المان محدود (ANSYS) محاسبه شدهاند که رفتار تیر ساندویچی تحت بارهای موضعی با طول موجهای مختلف را توصیف میکنند. این مقیاسهای طول انتشار، وابسته به خواص مادی و خواص هندسی تیر ساندویچی میباشد و مشخص میکنند، زمانی که یک بار خارجی بر رویه بالایی تیر وارد میشود، چه طولی از رویهها و هسته را تحت تأثیر خود قرار میدهند. نتایج تئوری محاسبه شده در این تحقیق، با نتایج المان محدود و همچنین در شرایط خاص با نتایج محققان دیگر مقایسه و هماهنگی قابل قبولی بین آنها مشاهده میشود.

**کلمات کلیدی**: تیر ساندویچ؛ خواص وابسته به دما؛ بارگذاری موضعی؛ رویههای هدفمند.

## Analytical and Numerical Survey of FG Sandwich Beams under Local Loading and Temperature-Dependent Properties

J. Seyyedi<sup>1</sup>, and Y. Mohammadi<sup>2,\*</sup>

<sup>1</sup> Department of Mech. Eng., Islamic Azad Univ., Ilam Branch, Ilam, Iran.
 <sup>2</sup> Assist. Prof., Department of Indust. And Mech. Eng., Islamic Azad Univ., Qazvin Branch, Qazvin, Iran.

#### Abstract

The analysis of sandwich beams with the FG face sheets loaded by central indentor in various temperature conditions is carried out in this work. Property distribution in the FG face sheets is according to the power law function of FGMs; their properties are temperature-dependent. In this model, the first-order shear deformation theory is used for the FG face sheets, while 3D elasticity is used for the flexible core. Two spreading length scales are introduced and calculated for defined sandwich beams, characterizing the behavior of sandwich beams under local loads. These spreading-length scales, which are two functions of the beam material and geometrical properties, characterize the length over which a load on the upper surface of a beam is spread out by the face sheets and the core. The theoretical predictions in this work are compared with the FEM results by ANSYS and the results published in the literature for special cases; a reasonable agreement was found between them.

**Keywords:** Sandwich Beam; Temperature-Dependent Properties; Local Loading; Functionally Graded Face Sheets.

\* نویسنده مسئول؛ تلفن: ۳۶۷۰۰۵۱-۲۸۱ آدرس پست الکترونیک: <u>u.mohammadi@qiau.ac.ir</u>

<sup>&</sup>lt;sup>1</sup> Functionally Graded Material

<sup>&</sup>lt;sup>2</sup> Power Law Function

#### ۱– مقدمه

در سالهای اخیر، تحقیقات گستردهای روی مواد هدفمند صورت گرفته است. مواد هدفمند، موادی هستند که با تغییر در ریز ساختار آنها می توان از آنها برای اهداف خاصی مانند، کنترل تغییرات شدید دما استفاده کرد [۱]. این مواد، دارای کاربردهای بسیار زیادی در عرصههای مختلف شامل، مهندسی مکانیک، عمران، هوا فضا، بیومکانیک، انرژی هستهای و مهندسی دریا است. مواد هدفمند از لحاظ میکروسکوپی ناهمگن هستند و معمولاً مرکب از دو ماده شامل، یک فلز و یک سرامیک است. این مواد، معمولاً به عنوان سپر حرارتی در محیطهای با دماهای بالا استفاده مي شوند [۲و۲].

تیرهای ساندویچی با هسته تراکم پذیر که تحت بارهای موضعی قرار دارند، نسبت به تیرهای تراکم ناپذیر، بیشتر در معرض واماندگی قرار دارند [۳]. اکنون اگر این تیر تحت شرایط دمایی نیز قرار داشته باشد، آنگاه رویههای تیر ساندویچی، باید توانایی تحمل آن حرارت را داشته باشند. یک نوع ساختار جدید و مفید از تیر ساندویچی، می تواند یک تیر ساندویچی با هسته تراکم پذیر و رویههای ساخته شده از مواد هدفمند باشد [۴] که در این مقاله، به تحلیل این نوع از تیرهای ساندویچی پرداخته شده است.

تحلیل پانلهای ساندویچی سنتی با استفاده از مدلهای کلاسیک خطی و غیرخطی توسط محققانی مانند آلن [۵]، پلانتما [۶]، زنکرت [۷] و وینسون [۸] شروع شد و پس از آن توسط محققانی دیگر همچون، نور [۹] و لیبرسکیو [۱۰] ادامه یافت. این پانلهای ساندویچی سنتی، معمولاً از رویههای کاملاً فلزی و هسته تراکم ناپذیر ساخته میشدند. در مدلهای کلاسیک، برای پیش بینی رفتار پانلهای ساندویچی تحت بارهای غیرموضعی، مانند بارهای خمشی و ارتعاشات آزاد، از تئوریهای تک لایه معادل ۲ بر پایه تئوری تغییر شکل برشی مرتبه اول [۱۱] و یا بر پایه تئوری تغییر شکل برشی مرتبه سوم [۱۲]، برای کل ضخامت تیر ساندویچی استفاده شده است؛ اما این مدل های سنتی در تحليل تيرهاى ساندويچى جديد كه داراى هسته انعطاف پذیر میباشند، به خصوص تحت بارهای موضعی مانند بار

فرورفتگی، دچار خطای بسیاری خواهند شد [۳]. پتراس و ساتکلایف [۱۳]، از طریق آزمایش و به طور تجربی نشان دادند که جابهجاییهای خارج از صفحه و درون صفحهای هسته در پانلهای ساندویچی جدید با هسته انعطاف پذیر، مخصوصاً در نواحی نزدیک به بارهای موضعی، با توابع غیرخطی بدست میآیند. از آنجا که مدلهای کلاسیک پانلهای ساندویچی، جابهجاییهای درون صفحهای هسته را با توابع خطی و جابهجاییهای خارج از صفحه هسته را ثابت در نظر می گیرند، بنابراین نیاز به یک مدل جدید احساس شد که توانایی تحلیل پانلهای ساندویچی جدید را داشته باشد.

فروستیگ و باروچ [۱۴]، برای اولین بار و با استفاده از اصول تغییرات به توسعه یک تئوری مرتبه بالا برای پانلهای ساندویچی پرداختند که انعطاف پذیری عرضی هسته را نیز در نظر می گرفت. در سالهای بعد، آنها و همچنین محققان دیگر از این تئوری مرتبه بالا برای تحلیل پانلهای ساندویچی تحت شرایط مختلف استفاده کردند. در سالهای اخیر، تئورى مرتبه بالاى فروستيگ با انجام اصلاحاتى توسط محمدی و خلیلی [۱۵] برای تحلیل استاتیکی تیرهای ساندویچی تحت بارهای موضعی و پس از آن توسط خلیلی و محمدی [۴] برای تحلیل ارتعاشات آزاد صفحات ساندویچی، استفاده شده است.

هدف از این مطالعه، پیش بینی رفتار تیرهای ساندویچی با رویههای هدفمند و هسته انعطاف پذیر تحت بارهای موضعی و همچنین تحت شرایط دمایی با در نظر گرفتن وابستگی خواص رویهها به دما است. در این مقاله، تئوری مرتبه بالای فروستیگ، دچار اصلاحاتی شده، از این تئوری اصلاح شده برای تحلیل تیر ساندویچی استفاده شده است. این اصلاحات عبارتند از: (۱) با توجه به وجود دماهای بالا در این تحقیق، تمامی خواص رویههای هدفمند، وابسته به دما در نظر گرفته شدهاند (۲) به منظور دقت بیشتر در محاسبه جابهجاییهای رویههای هدفمند، از میدان جابهجایی برشی مرتبه اول به جای میدان جابهجایی کلاسیک استفاده شده است.

<sup>&</sup>lt;sup>1</sup> Equivalent Single Layer

<sup>&</sup>lt;sup>2</sup> Indentation

#### ۲- روابط رياضي

در این مقاله، از یک تئوری مرتبه بالای اصلاح شده سازههای ساندویچی استفاده شده است. یک تیر ساندویچی به طول L و پهنای واحد، شامل یک هسته به ضخامت  $h_c$  و دو رویه هدفمند به ضخامتهای  $h_t$  و  $h_t$  به ترتیب برای رویههای بالایی و پایینی را مطابق با شکل ۱(الف) در نظر میگیریم. تیر ساندویچی از یک سو تحت یک بار موضعی با شدت  $q_t$  بر رویه بالایی خود قرار گرفته و از سوی دیگر نیز، تحت افزایش دمای یکنواخت قرار دارد.

با توجه به شدت تغییرات دما در این تحقیق، تمامی خواص رویه های هدفمند و هسته وابسته به دما در نظر گرفته شدهاند. تغییرات هر یک از خواص رویهها و هسته، مانند مدول الاستیسیته، ضریب پواسون و یا ضریب انبساط حرارتی، با یک تابع درجه سوم بر حسب دما [۱۶] تعریف می شوند:

 $P = C_0(C_{-1}T^{-1} + 1 + C_1T + C_2T^2 + C_3T^3)$  (۱) که در آن P معرف هر یک از خواص رویهها یا هسته؛ T و C<sub>2</sub>, C<sub>1</sub>, C<sub>-1</sub>, C<sub>0</sub> و C<sub>3</sub> ثوابت منحصر به فرد برای هر ماده؛ و T مقدار دما است.

با توجه به دو بعدی بودن مدل، از تغییرات در راستای ضخامت صرفنظر شده است. با فرض تغییر شکلها و دورانهای کوچک، میدان جابهجایی رویههای هدفمند بر اساس تئوری برشی مرتبه اول<sup>۱</sup> ورقها به صورت روابط (۲–۳) تعریف شدهاند [۱۲]:

 $u_j(x, z) = u_{0j}(x) + z_j \psi_x^j(x)$  (Y)

$$w_j(\mathbf{x}, \mathbf{z}) = w_{0j}(\mathbf{x}) \tag{(7)}$$

که در آن، j = t معرف رویه بالایی و j = t معرف رویه پایینی؛  $u_{0j}$  و  $u_{0j}$ ، تغییر شکلهای صفحه میانی رویهها به ترتیب در جهات x و z و  $\psi_x^j$  چرخش بردار نرمال صفحه میانی هر یک از رویهها حول محور y است. با استفاده از این میدان جابهجایی، روابط سینماتیک رویههای هدفمند را می توان به فرم روابط (۴–۵) بدست آورد:

$$\varepsilon_{xx}^{j}(x,z) = u_{0j,x}(x) + z_{j}\psi_{x,x}^{j}(x)$$
 (\*)

$$\gamma_{xz}^{J}(x) = w_{0j,x}(x) + \psi_{x}^{J}(x) \qquad (\Delta)$$

که در آن، () به معنی مشتق جزئی نسبت به i است. روابط  
سینماتیک هسته نیز، به صورت روابط (۹-۲) تعریف می شود:  
سینماتیک هسته نیز، به صورت روابط (۹-۲) تعریف می شود:  
$$\epsilon_{zz}^{c}(x, z_{c}) = w_{c,z_{c}}(x, z_{c})$$
 (۶)  
 $\gamma_{xz}^{c}(x, z_{c}) = u_{c,z_{c}}(x, z_{c}) + w_{c,x}(x, z_{c})$  (۷)  
که در آن،  $u_{c} = u_{c,z}(x, z_{c}) + w_{c,x}(x, z_{c})$  (۷)  
که در آن،  $u_{c} = u_{c,z}(x, z_{c}) + w_{c,x}(x, z_{c})$  (۷)  
که در آن،  $u_{c} = u_{c,z}(x, z_{c}) + w_{c,x}(x, z_{c})$  (۷)  
جهات x و z می باشند. در این مدل فرض شده است که  
همواره اتصال کامل بین رویه ها و هسته برقرار باشد؛ بنابراین،  
چهار شرط ساز گاری به صورت روابط (۸–۱۱) بیان می شوند

$$u_c(z_c = 0) = u_{0t} + \frac{h_t}{2}\psi_x^t \qquad (\lambda)$$

$$u_{c}(z_{c} = h_{c}) = u_{0b} - \frac{h_{b}}{2}\psi_{x}^{b}$$
 (9)

$$w_c(z_c = 0) = w_{0t} \tag{(1)}$$

$$w_c(z_c = h_c) = w_{0b} \tag{11}$$

$$N_{xx,x}^{t} + \tau_{xz}^{c}(z_{c} = 0) = 0$$
 (17)

$$N_{xx,x}^{b} - \tau_{xz}^{c}(z_{c} = h_{c}) = 0$$

$$(17)$$

$$Q_{x,x}^t + \sigma_{zz}^c(z_c = 0) + q_t = 0 \tag{14}$$

$$Q_{x,x}^{b} - \sigma_{zz}^{c}(z_{c} = h_{c}) = 0$$
 (12)

$$M_{xx,x}^{t} - Q_{x}^{t} + \tau_{xz}^{c}(z_{c} = 0)\frac{h_{t}}{2} = 0$$
 (19)

$$M_{xx,x}^{b} - Q_{x}^{b} + \tau_{xz}^{c}(z_{c} = h_{c})\frac{h_{b}}{2} = 0$$
 (19)

$$\tau^{c}_{xz,z_{c}} = 0 \tag{1}$$

$$\sigma_{zz,z_c}^c + \tau_{xz,x}^c = 0 \tag{19}$$

که در آن،  $N_{xx}^{J}$  و  $N_{xx}^{J}$  به ترتیب، منتجههای تنش و ممان رویه ها؛  $R_{x}^{J}$  تزیع نیروی برشی بر واحد طول در راستای x هر یک از رویه ها؛ و  $T_{xz}^{c}$  تنش برشی هسته است، اکنون با استفاده از دو معادله از معادلات تعادل (۱۸) و (۱۹)، روابط سینماتیک هسته و سه معادله از معادلات سازگاری (۸)، (۱۰) و (۱۱)، روابط تحلیلی برای تنش نرمال در راستای z هسته،  $\sigma_{zz}^{c}$  و جابهجاییهای افقی و عمودی هسته، u و  $\sigma_{xz}^{c}$ بدست میآیند که به منظور خلاصهسازی در اینجا آورده نشدهاند. برای جایگذاری منتجههای تنش، منتجه های ممان نشدهاند. میتوان از روابط (۲۰–۲۲) استفاده کرد:

$$N_{xx}^{j} = A_{11}^{j} u_{0j,x} + B_{11}^{j} \psi_{x,x}^{j} - N_{xx}^{Tj}$$
(7.)

صفحه میانی هر یک از رویهها حول محور  $\Psi^{t}_{x} ext{ } \Psi^{t}_{x} ext{ } e^{t}_{x}$  و  $\Psi^{t}_{x} ext{ } e^{t}_{x}$  تنش برشی عرضی هسته،  $T^{c}_{xz}$  . شش معادله از معادلات حاکم، با جایگذاری روابط (۲۰) تا (۲۲) در شش معادله حاکم تعادل (۱۲) تا (۱۲) بدست میآیند. هفتمین معادله حاکم نیز با استفاده از جابهجایی در راستای x هسته،  $u_{c}$  و معادله سازگاری در سطح مشترک رویه پایینی و هسته، رابطه (۹) بدست میآید. این هفت معادله به شرح روابط (۲۵–۳۱) میاشند:

$$\begin{split} A_{11}^{t} u_{0t,xx} + B_{11}^{t} \psi_{x,xx}^{t} + \tau_{xz}^{c} &= 0 \eqno(\gamma \Delta) \\ A_{11}^{b} u_{0b,xx} + B_{11}^{b} \psi_{x,xx}^{b} - \tau_{xz}^{c} &= 0 \end{split} \tag{75}$$

$$A_{55}^{t}k(w_{0t,xx} + \psi_{x,x}^{t}) + \frac{E_{c}}{h_{c}}(w_{0b} - w_{0t}) + \tau^{c} - \frac{h_{c}}{h_{c}} + a_{c} = 0$$
(7Y)

$$A_{55}^{b}k(w_{0b,xx} + \psi_{x,x}^{b}) - \frac{E_{c}}{h_{c}}(w_{0b} - w_{0t}) + \tau_{xz,x}^{c} \frac{h_{c}}{2} = 0$$
(7A)

$$B_{11}^{t} u_{0t,xx} + D_{11}^{t} \psi_{x,xx}^{t} - A_{55}^{t} k \Big( w_{0t,x} + \psi_{x}^{t} \Big) \\ + \tau_{xz}^{c} \frac{h_{t}}{h} = 0$$
 (٢٩)

$$B_{11}^{b}u_{0b,xx} + D_{11}^{b}\psi_{x,xx}^{b} - A_{55}^{b}k(w_{0b,x} + \psi_{x}^{b}) + \tau_{xz}^{c}\frac{h_{b}}{a} = 0 \qquad (\gamma \cdot)$$

$$\frac{\tau_{xz}^{c}h_{c}}{G_{c}} - \frac{\tau_{xz,xx}^{c}h_{c}^{3}}{12E_{c}} - \frac{h_{c}}{2} (w_{0t,x} + w_{0b,x}) + \frac{1}{2} (h_{t}\psi_{x}^{t} + h_{b}\psi_{x}^{b}) + u_{0t} - u_{0b} = 0 \quad (\Upsilon)$$

که در آن، k ضریب تصحیح برشی بوده، مطابق با فرضیات میندلین برابر با  $\pi^2/12$  در نظر گرفته شده است [۱۹]. این دستگاه معادلات به طور عددی برای هر نوع شرایط مرزی دلخواه قابل حل است، اما در حالت خاص برای شرایط مرزی ساده، به روش تحلیلی نیز قابل حل است.

#### ۴- شرایط مرزی ساده

شرایط مرزی ساده روی تیر ساندویچی به نحوی اعمال شده است که اولاً از جابهجایی عمودی هسته در جهت ضخامت آن در لبه های تیر جلوگیری شده، ثانیاً رویهها تحت شرایط تکیهگاهی ساده قرار گرفته است. برای این شرایط تکیهگاهی ساده روی تیر ساندویچی، یک حل تحلیلی وجود دارد. با توجه به این شرایط تکیه گاهی ساده و همچنین بار موضعی وارد بر رویه بالایی، هفت مجهول مسئله را میتوان با سریهای فوریه برحسب توابع مثلثاتی در راستای x به صورت روابط (۳۲) بیان کرد:



شکل ۱- (الف) هندسه و دستگاه مختصات؛ (ب) نیروهای خارجی و داخلی

$$\begin{split} M_{xx}^{j} &= B_{11}^{j} u_{0j,x} + D_{11}^{j} \psi_{x,x}^{j} - M_{xx}^{Tj}, (j = t, b) \quad (\Upsilon 1) \\ Q_{x}^{j} &= A_{55}^{j} \gamma_{xz}^{j} \qquad (\Upsilon 7) \\ \mathcal{D}_{x}^{j} &= A_{55}^{j} \gamma_{xz}^{j} \qquad (\Upsilon 7) \\ \mathcal{D}_{x}^{j} &= A_{55}^{j} \gamma_{xz}^{j} \qquad (\Upsilon 7) \\ \mathcal{D}_{x}^{j} &= A_{51}^{j} \Lambda_{xz}^{j} + \Lambda_{xz}^{j} + \Lambda_{xz}^{j} + \Lambda_{xz}^{j} + \Lambda_{xz}^{j} \\ \mathcal{D}_{xx}^{j} &= \Lambda_{xx}^{j} + \Lambda_{xz}^{j} + \Lambda_{xz}^{j} + \Lambda_{xz}^{j} + \Lambda_{xz}^{j} \\ \mathcal{D}_{xx}^{j} &= \Lambda_{xx}^{Tj} + \Lambda_{xz}^{j} + \Lambda_{xz}^{j} + \Lambda_{xz}^{j} \\ \mathcal{D}_{xx}^{j} &= \Lambda_{xz}^{j} + \Lambda_{xz}^{j} + \Lambda_{xz}^{j} \\ \mathcal{D}_{xz}^{j} &= \Lambda_{xz}^{j} + \Lambda_{xz}^{j} + \Lambda_{xz}^{j} + \Lambda_{xz}^{j} \\ \mathcal{D}_{xz}^{j} &= \Lambda_{xz}^{j} + \Lambda_{xz}^{j} + \Lambda_{xz}^{j} + \Lambda_{xz}^{j} \\ \mathcal{D}_{xz}^{j} &= \Lambda_{xz}^{j} + \Lambda_{xz}^{j} +$$

$$N_{xx}^{Tj} = \int_{-h_j/2}^{h_j/2} \left( \frac{E_j(z_j,T)}{1 - \nu_j(z_j,T)}, \alpha_j(z_j,T), T \right) dz_j$$
(YY)

$$M_{xx}^{Tj} = \int_{-h_j/2}^{h_j/2} \left( \frac{E_j(z_j, T)}{1 - \nu_j(z_j, T)} \cdot \alpha_j(z_j, T) \cdot T \cdot z_j \right) dz_j$$
(74)

## ۳- معادلات حاکم

معادلات حاکم بر تیر ساندویچی هدفمند تعریف شده در شکل ۱، در نهایت برحسب هفت مجهول بدست میآیند. این هفت مجهول عبارت اند از: جابهجاییهای صفحه میانی هر یک از رویهها، uob، uob، و wt ، و wb ؛ مولفههای دورانی

$$\begin{bmatrix} u_{0j}(x) \\ w_{0j}(x) \\ \psi_{x}^{j}(x) \\ \tau_{xz}^{c}(x) \end{bmatrix} = \sum_{m=1}^{M} \begin{bmatrix} C_{uj}^{m} \cos\left(\frac{m\pi}{L}x\right) \\ C_{wj}^{m} \sin\left(\frac{m\pi}{L}x\right) \\ C_{\psi j}^{m} \cos\left(\frac{m\pi}{L}x\right) \\ C_{\tau}^{m} \cos\left(\frac{m\pi}{L}x\right) \end{bmatrix}$$
(77)

که در آن،  $C^m_{uj}$ ،  $C^m_{wj}$ ،  $C^m_{wj}$ ،  $C^m_{uj}$  و کمرایب فوریه میباشند و باید در ادامه محاسبه شوند. ضمناً، بار خارجی وارد بر رویه هدفمند بالایی نیز، به شکل سری فوریه رابطه (۳۳) انتخاب شده است:

$$q_t(x) = \sum_{m=1}^{M} C_{qt}^m \sin(\alpha_m x)$$
 (TT)

که در آن، ثابت  $C_{qt}^m$  وابسته به توزیع بار خارجی است. پس از جایگذاری تمامی مجهولات مسئله برحسب سریهای فوریه، از رابطه (۳۲)، در معادلات حاکم (۲۵) تا (۳۱)، دستگاه معادلات حاکم بر مسئله به فرم ماتریسی بدست میآید. این معادله ماتریسی با استفاده از نرم افزار MATLAB حل شده ماست و بردار ضرایب بدست میآیند که شامل، هفت ضریب فوریه مجهول، یعنی  $C_{\psi b}^m$ ،  $C_{\psi c}^m$ ،  $C_{\psi c}^m$ ،  $C_{\psi c}^m$ 

اکنون با جایگذاری توزیع بار خارجی از رابطه (۳۳) و مجهولات مسئله از رابطه (۳۲) در رابطه تنش نرمال بین رویهها و هسته [۲۰]، رابطه تنش نرمال بین رویه پایینی و هسته و همچنین بین رویه بالایی و هسته برحسب بار خارجی q<sub>t</sub> بدست میآیند.

$$\sigma_{zz}^{c}(z_{c}=0) = C_{\sigma zt}^{m} \cdot q_{t}(x) \tag{7}$$

$$\sigma_{zz}^{c}(z_{c} = h_{c}) = C_{\sigma zb}^{m} \cdot q_{t}(x)$$
(°a)

که در آن،  $C_{\sigma z t}^{m}$  و  $C_{\sigma z t}^{m}$  ضرایب بی بعد انتقال بار به ترتیب در سطح مشترک رویه بالایی- هسته و در سطح مشترک رویه پایینی- هسته نام دارند و به صورت روابط (۳۶–۳۷) بدست آمدهاند:

$$C_{\sigma z t}^{m} = \frac{E_{c}}{h_{c}} (C_{w b}^{m} - C_{w t}^{m}) - \frac{h_{c} \pi}{2(L/m)} C_{\tau}^{m}$$

$$C_{\sigma r b}^{m} = \frac{E_{c}}{L} (C_{w b}^{m} - C_{w t}^{m}) + \frac{h_{c} \pi}{L} C_{\tau}^{m}$$

$$(\Upsilon Y)$$

$$C_{\sigma z b}^{n} = \frac{1}{h_c} (C_{w b}^{n} - C_{w t}^{n}) + \frac{1}{2(L/m)} C_{\tau}^{n}$$
(17)

این دو ضریب بی بعد وابسته به خواص مادی و هندسی تیر ساندویچی و نیز وابسته به ۱/m نیم طول موج جمله m ام از سریهای فوریه، می باشند. این ضرایب انتقال بار از مقدار صفر، برای L/m های کوچک، تا مقادیر بار نزدیک به یک، برای L/m های بزرگ، تغییر می کنند L/m و L/m و L/m و L/m و L/m و L/m L/m و L/m L/m L/m L/m و L/m L/m L/m L/m و L/m L/

 ${}^{m}_{\sigma zb}$  به معنی، آن است که هیچ درصدی از بار خارجی  $q_t$  به سطح  ${}^{m}_{\sigma zb}$  کویه بالایی-هسته و همچنین به سطح مشترک رویه پایینی-هسته نرسیده است و یا به عبارت دیگر، مشترک رویه پایینی-هسته نرسیده است و یا به عبارت دیگر، تمامی بار توسط رویه بالایی تحمل شده است؛ اما در عوض مقادیر نزدیک به یک برای ضرایب  ${}^{m}_{\sigma zt}$  و  ${}^{m}_{\sigma zt}$  به معنی، مقادیر نزدیک به یک برای ضرایب  ${}^{m}_{\sigma zt}$  و هسته به رویه معنی، است. لازم به ذکر است، ضرایب انتقال بار نمی توانند دیقاً برابر با یک باشند، زیرا  $1 = {}^{m}_{\sigma zt}$  به معنی تحمل نشدن فیچ باری توسط رویه بالایی و  $1 = {}^{m}_{\sigma zt}$  به معنی تحمل نشدن نشدن هیچ باری توسط رویه بالایی و هسته است که غیرممکن است.

## ۵– مقیاسهای طول انتشار ٔ بار

در این بخش، از تئوری تیر ساندویچی مرتبه بالای اصلاح شده به منظور محاسبه میزان انتقال بار فرورفتگی خارجی از رویه بالایی به هسته و سپس از هسته به رویه پایینی تیر ساندویچی استفاده شده است. فرض شده است که بار خارجی بتواند تا جایی افزایش یابد که سازه رفتار الاستیک از خود نشان میدهد؛ بنابراین، نتایج این مدل میتواند برای تخمین لحظه واماندگی تیرهای ساندویچی ساخته شده از رویههای هدفمند و هسته ایزوترویپیک مفید باشد.

طول انتشار بار، اولین بار توسط پتراس و ساتکلایف [۱۳]، تنها برای سطح مشترک رویه بالایی و هسته و برای تیرهای ساندویچی با رویههای ایزوتروپیک معرفی شد. در این تعرهای ساندویچی با رویههای اینتار برای تیرهای ساندویچی با رویههای هدفمند و همچنین هم در سطح مشترک رویه پایینی و بالایی و هسته،  $\lambda$  و هم در سطح مشترک رویه پایینی و هسته  $d_h$ ، تعریف و محاسبه شده است. این دو پارامتر، مشخص کننده میزان تحمل تیر ساندویچی با رویههای هدفمند تحت بار موضعی فرورفتگی و همچنین تحت شرایط دمایی است.

بارهای خارجی با نیم طول موجهای کوچکتر از λ<sub>t</sub> توسط رویه بالایی پخش و گسترده شده، مقدار کمتری از آن به هسته میرسد، اما برای طول موجهای بزرگتر از λ<sub>t</sub> درصد بیشتری از بار خارجی بدون تغییر از رویه بالایی عبور کرده،

<sup>&</sup>lt;sup>1</sup> Spreading Length Scale

هسته عبور کرده، به رویه پایینی منتقل میشود.

به هسته منتقل میشود. به طور مشابه، برای نیم طول موجهای کوچکتر از λ<sub>b</sub> ، بارهای خارجی توسط رویه بالایی و هسته پخش و گسترده شده، مقدار اندکی از آن ممکن است به رویه پایینی برسد، اما برای طول موج های بزرگتر از λ<sub>b</sub> درصد بیشتری از بار خارجی بدون تغییر از رویه بالایی و

### ۶- صحت سنجی

به منظور صحت سنجی نتایج تحلیل تیرهای ساندویچی با رویه های هدفمند تحت بار فرورفتگی، نتایج عددی بدست آمده از روابط تحلیلی ارائه شده در این مقاله، با نتایج بدست آمده از تحلیل المان محدود تیر ساندویچی، مدلسازی شده در نرم افزار ANSYS، مقایسه شده است. نتایج اراده شده در این بخش، با فرض توزیع توانی خواص در رویههای هدفمند، روابط ییوست (الف)، بدست آمده است.

A در این مقاله، نتایج عددی برای دو نوع تیر ساندویچی A و B، نشان داده شده در شکل ۲، بدست آمده است. تیر ساندویچی نوع A، دارای رویههای هدفمند ساخته شده از آلومینیوم و آلومینا و تیر ساندویچی نوع B، دارای رویههای هدفمند ساخته شده از مودمند و سیلیکون نیتراید است، اما هر دو نوع تیر ساندویچی، دارای هسته فوم سبک وزنی با سلولهای بسته <sup>(</sup>میباشند. ضمناً، هر دو تیر ساندویچی تحت بار موضعی q وارد بر رویه بالایی خود قرار داشته، همچنین تحت تحت تکیهگاه ساده در لبههای رویهها قرار گرفته اند.



<sup>1</sup> Closed cells

در این بخش و به منظور صحت سنجی نتایج، تیر ساندویچی متقارنی از نوع A با ضخامت ۱mm برای هر رویه؛ ضخامت ۱۸/۵۵mm برای هسته؛ پهنای ۳۰۰۳۳ طول خود قرار دارد، در نظر گرفته شده است. مدول الاستیسیته و مدول برشی هسته به ترتیب ۵۲/۵ و ۲۱ مگا پاسکال و مدولهای الاستیسیته آلومینیوم و آلومینا نیز به ترتیب، مدولهای هدفمند، تنش برشی هسته و تنشهای نرمال در رویههای هدفمند، تنش برشی هسته و در سطح مشترک رویه پایینی و هسته است. شکلهای ۳ و ۴ به ترتیب، جابهجاییهای طولی و عرضی رویههای هدفمند و شکل ۵ جابهجاییهای طولی و عرضی رویههای هدفمند و شکل ۵ نیز، تنشهای برشی هسته را برای تیر ساندویچی نوع A



شکل ۳- مقایسه نتایج (الف) خیز رویه بالایی (ب) خیز رویه پایینی (p=1)



شكل ۴- مقايسه نتايج (الف) جابهجايى افقى رويه بالايى (ب) جابهجايى افقى رويه پايينى (p=1)

نتایج شکلهای ۳ تا ۵ برای تغییرات توانی خواص در رویههای هدفمند و با توان 1=p ترسیم شده است. در هر یک از این شکلها، نتایج بدست آمده از روش تحلیلی ارائه شده در این مقاله، با نتایج المان محدود محاسبه شده از نرم افزار ANSYS، برای توزیع خطی خواص (1=p) در رویههای هدفمند، مقایسه شده است. مشاهده می شود که حداکثر اختلاف بین نتایج المان محدود و نتایج مدل تحلیلی پیشنهاد شده در این تحقیق، مربوط به جابهجایی عرضی رویههای شده در این تحقیق، مربوط به جابهجایی عرضی رویههای مدفمند بالایی و پایینی است که به ترتیب در حدود ٪۵/۵ و تیم ۸٪ میباشند، شکلهای (۵)۳ و (۵)۳. بنابراین، میتوان بیان کرد که نتایج تحلیل، دارای تطابق خوبی با نتایج المان محدود میباشند.

در یک حالت خاص نیز، یک مقایسه بین نتایج تحلیل حاضر با نتایج مرجع [۱۳] انجام شده است. در این حالت خاص، فرض شده است که خواص رویهها در جهت ضخامت آنها ثابت و پارامترهای مادی و هندسی تیر ساندویچی مشابه با فرضیات مرجع [۱۳] باشد که در جدول ۱ نیز آورده شده است.

در جدول ۲، مقایسهای بین مقادیر مقیاس طول انتشار بالایی،  $\lambda_t$ ، محاسبه شده توسط تحلیل حاضر و محاسبه شده توسط مرجع [۱۳] انجام شده است. جدول ۲ نشان می دهد، حداکثر اختلاف بین نتایج مرجع [۱۳] با نتایج تحلیل حاضر  $\lambda/0/1$  است که این مطلب از هماهنگی مناسب بین آنها حکایت دارد.



برشی هسته (p=1)

ایر پارامترهای مادی و هندسی از مرجع [۱۳]
--

ضخامت	ضخامت	مدول يانگ	1" <b>.</b> IE-	پارامتر
هسته	رويەھا	رويەھا	چکالی هسته	
۲/۵ mm	۰/۳۸۱ mm	۱ GPa	۴۸Kg/m³	مقدار

جدول ۲- مقایسه طولهای انتشار بالایی در یک حالت خاص

	مقياس طول انتنا	درصد	
تغييرات	تحليل حاضر	[١٣]	اختلاف
مثال پایه: مقادیر جدول ۱	1/545	۱/۶	٣/۴٪
چهار برابر شدن ضخامت رویه بالایی	۴/۲	۴/۴	۴/۵٪
چهار برابر شدن ضخامت هسته	۲/•۶۱	۲/۱	١/٨٪.
صد برابر شدن مدول یانگ رویه بالایی	۵/۰۰۱	۵	•/• ٢%

#### ۷- نتایج عددی

شکل ۶، میزان فرورفتگی هر مقطع دلخواه از تیر ساندویچی نوع A را برای سه مقدار متفاوت توان تابع توانی، ۹، در رویههای هدفمند نشان می دهد. بنا به انتظار، فرورفتگی ها در ناحیه اعمال بار، متمرکز شده است. مشاهده می شود که توزیع خواص رویههای هدفمند با توانهای برابر با ۰/۱ و ۱۰ به ترتیب، دارای بیشترین و کمترین فرورفتگی هستند؛ زیرا به ترتیب، دارای بیشترین و کمترین فرورفتگی هستند؛ زیرا برابر با ۰/۱ در نظر گرفته شود، میانگین مدول الاستیسیته به سمت مدول الاستیسیته آلومینیوم و زمانی که توان برابر با ۱۰ انتخاب شود، میانگین مدول الاستیسیته به سمت مدول الاستیسیته آلومینا گرایش پیدا می کند. از آنجا که مدول الاستیسیته آلومیناوم بسیار کوچکتر از مدول الاستیسیته آلومینا است، بنابراین فرورفتگی های بیشتری به ازای توان

با رسم تغییرات ضرایب انتقال بار،  $C_{\sigma z b}^{m}$  و  $C_{\sigma z t}^{m}$  ، برحسب نیم طول موج بار خارجی سینوسی وارد بر رویه هدفمند بالایی، L/m ، به ترتیب میتوان مقیاس طول انتشار بالایی،  $\Lambda$  و مقیاس طول انتشار پایینی،  $_{d}$  ، را بدست آورد. نیم طول موج بار در نقطه عطف هر یک از منحنیها، برابر با مقیاس طول انتشار،  $_{\lambda}$  یا  $_{\lambda}$  ، خواهد بود [۱۳]. مقیاسهای طول انتشار بالایی،  $_{\lambda}$  و مقیاسهای طول انتشار پایینی،  $_{\lambda}$  محاسبه برای شرایط هندسی و مادی مختلف در جدول ۳ محاسبه شده است.



شکل ۶- تغییرات فرورفتگی در طول تیر برای سه توزیع متفاوت خواص در رویههای هدفمند

جدول ۳- طول های انتشار تیر ساندویچی نوع A در شرایط

هندسی و مادی مختلف (p=1)			
طول انتشار	طول انتشار		
پايينى ( <i>mm</i> )	بالایی ( <i>mm</i> )	تغييرات	
۱٩/۵Υ	۲۰/۱۳	مثال پایه: مقادیر جدول ۴	
۲۳/۳۹	۲۳/۸۱	دو برابر شدن ضخامت هسته	
18/41	۱۶/۸۹	دو برابر شدن چگالی هسته	
۲۳/۲۹	۲۵/۷۵	دو برابر شدن ضخامت رویه بالایی	
۲۳/۰ ۹	۲۲/۴۵	دو برابر شدن ضخامت رویه پایینی	
۳۳/۰ ۹	۳۳/۶۱	دو برابر شدن ضخامت هر دو رویه	
۱٩/۵۲	۲۰/۰۶	دو برابر شدن طول تير	

جدول ۴- یک مثال عددی از تیر ساندویچی نوع A

ضخامت هسته	چگالی هسته	ضخامت هر رویه	طول تير
۱۰mm	۱۴۴Kg/m <sup>3</sup>	۱/۵۲۴mm	۶۰mm

با توجه به نتايج جدول ٣، افزايش ضخامت رويه بالايي، افزایش ضخامت رویه پایینی،  $h_b$ ، و یا افزایش ضخامت،  $h_t$ هسته،  $h_c$ ، سبب افزایش مقادیر مقیاسهای طول انتشار،  $\lambda_t$  و و یا به عبارت دیگر، باعث افزایش توانایی تیر ساندویچی  $\lambda_{
m b}$ در پخش و گسترده کردن بار خارجی می شود. تاثیر ضخامت رویه بالایی بر مقدار  $\lambda_t$  بیشتر از تاثیر ضخامت هسته و تاثیر ضخامت هسته بر مقدار λ<sub>t</sub> بیشتر از تاثیر ضخامت رویه پایینی است؛ یعنی ضخامت رویه بالایی، h<sub>t</sub>، موثرترین پارامتر بر مقدار طول انتشار بالایی، λ<sub>t</sub> است و یا به عبارت دیگر، تیرهای ساندویچی با رویههای بالایی ضخیمتر، دارای توانایی بیشتری در گسترش بار خارجی روی ناحیه بزرگتری از هسته می باشند؛ اما برای تغییر در مقدار مقیاس طول انتشار پایینی،  $h_b$  تاثیر  $h_b$  کمی بیشتر از تاثیر  $h_b$  و تاثیر  $\lambda_b$  کمی بیشتر از تاثیر  $h_t$  و  $h_b$  در این حالت خاص است؛ همچنین نتایج جدول ۳ نشان میدهند که اولاً افزایش چگالی هسته، ρ<sub>c</sub>، باعث کاهش مقیاسهای طول انتشار میشود و ثانیاً تاثیر طول تیر، L ، بر مقیاس های طول انتشار بسیار محدود است.

مقادیر طولهای انتشار تیر ساندویچی نوع B در شرایط مادی و هندسی مختلف و برای دو دمای ۳۰۰ و ۱۰۰۰ درجه کلوین را میتوان در جدول ۵ مشاهده کرد. با مقایسه طولهای انتشار تیرهای ساندویچی نوع A و B، از جداول ۳ و ۵، مشاهده میشود که در شرایط یکسان، طولهای انتشار ساندویچهای نوع B بین ۶ تا ۸/۸ درصد بیشتر از طولهای

انتشار ساندویچهای نوع A هستند. که این به دلیل سفت ر بودن رویههای هدفمند نوع B، شامل سیلیکون نیتراید و فولاد، نسبت به رویههای هدفمند نوع A، شامل آلومینا و  $\lambda_t$  آلومینیوم است؛ یعنی افزایش سفتی رویهها، باعث افزایش  $\lambda_t$ و  $\lambda_b$  خواهد شد.

درصد کاهش طولهای انتشار،  $\lambda_t e_{d}$  و  $\lambda_t$ ، در اثر افزایش ۲۰۰ درجهای دما برای تیرهای ساندویچی نوع B در جدول ۵ نشان داده شده است. نتایج جدول ۵ نشان میدهد که با افزایش دما از ۳۰۰ به ۱۰۰۰ درجه کلوین،  $\lambda_t e_{d}$  در شرایط مختلف مادی و هندسی به طور میانگین در حدود ۶ نرصد کاهش می ابند. این به دلیل در نظر گرفتن وابستگی خواص رویهها به دما در این مقاله است که افزایش دما، باعث کاهش سفتی رویهها و در نتیجه کاهش طول های انتشار شده است.

در شکل ۷، تغییرات تنش نرمال در سطح مشترک رویه هدفمند بالایی و هسته،  $z_{zz}^{t}$ ، و همچنین تغییرات تنش نرمال در سطح مشترک رویه هدفمند پایینی و هسته،  $\sigma_{zz}^{b}$ ، در طول تیر ساندویچی نوع A ترسیم شده است. این تغییرات برای سه مقدار مختلف توان تابع توانی ترسیم شدهاند. از شکل ۷ مشاهده میشود که در محل اعمال بار، مقادیر  $z_{zz}^{t}$  به مراتب مشاهده میشود که در محل اعمال بار، مقادیر  $z_{zz}^{t}$  به مراتب مقدار ضرایب انتقال بار،  $\sigma_{zz}^{c}$  و  $\sigma_{zz}^{m}$ ، توصیف می کنند که بار خارجی به ترتیب چگونه به هسته و به رویه پایینی انتقال مییابد. اضافه بر آن، نتایج جدول ۳ نیز نشان می دهد که در مات کلی و در شرایط یکسان همواره مقادیر  $C_{ozt}^{m}$  کوچکتر از  $T_{ozt}^{m}$  است، زیرا بار خارجی به هسته ته

توسط رویه بالایی پخش و گسترده می شود، اما همان بار خارجی برای رسیدن به رویه پایینی علاوه بر رویه بالایی توسط هسته نیز گسترده خواهد شد؛ بنابراین، در این شرایط همواره مقدار تنشهای نرمال در سطح مشترک رویه هسته، بیشتر از مقدار تنشهای نرمال در سطح مشترک رویه پایینی-هسته است، همانطور که در شکل ۷ نیز مشاهده می شود.

در مجموع، منحنیهای  $C^m_{\sigma z b}$  و  $C^m_{\sigma z b}$  برحسب نیم طول موج بار خارجی، L/m، به منظور محاسبه طولهای موج بحرانی،  $\lambda_t$  و  $\lambda_t$ ، استفاده میشوند که برای L/m های کوچکتر از این مقادیر، بار خارجی تا حد زیادی توسط رویه



جدول ۵- طول های انتشار تیر ساندویچی نوع B در شرایط هندسی، مادی و دمایی مختلف (p=1)

	طول انتشار بالایی (mm)			طول انتشار پایینی (mm)		
نعييرات	300°K = دما	× 1000° = دما	درصد کاهش	300°K = دما	×1000° دما = دما	درصد کاهش
مثال پایه: مقادیر جدول ۴	7 I/V I	۲۰/۴۳	-۵/۹ <sup>-</sup> /.	۲۱/۱۹	19/98	-۵/۹ <sup>-</sup> /.
دو برابر شدن ضخامت هسته	۲۵/۸۵	24/22	- <b>۶</b> /٣′/.	۲۵/۲۱	22/12	-۵/۹ <sup>-</sup> /.
دو برابر شدن چگالی هسته	18/28	17/19	-۵/۹ <sup>-</sup> /.	17/79	18/11	- <b>%</b> /\`/.
دو برابر شدن ضخامت رویه بالایی	<b>TV/T9</b>	26/•1	-۴/Y'/.	۲۵/۰۵	22/21	-Δ/ <b>Υ</b> '/.
دو برابر شدن ضخامت رویه پایینی	24/42	22/22	- <b>%</b> /۲'/.	26/92	۲۳/۴۹	-Δ/ <b>Λ</b> ΄/.
دو برابر شدن ضخامت هر دو رویه	٣۶/٢٩	34/11	- <b>%</b> /• /.	۳۵/۸۱	<b>TT/ST</b>	-8/1%
دو برابر شدن طول تیر	۲ ۱/۷ •	۲۰/۴۶	-Δ/Υ'/.	21/14	۱٩/٩٠	-۵/۹ <sup>-</sup> /.

بالایی و هسته تغییر خواهد یافت. این تحلیل که در این مقاله براساس رفتار الاستیک تیرهای ساندویچی انجام شده است، اجازه درک رفتار تیر ساندویچی تحت بار خارجی مفروض را به ما خواهد داد.

# ۸– نتیجه گیری

در این مقاله، برای تحلیل رفتار تیر ساندویچی با رویههای هدفمند و با خواص وابسته به دما تحت بارهای موضعی از یک تئوری تیر ساندویچی مرتبه بالای اصلاح شده استفاده شده است. قابلیت و توانایی این تئوری در تحلیل تیرهای ساندویچی با رویههای هدفمند و هسته انعطاف پذیر که تحت بارهای موضعی و حرارتی قرار گرفته اند، با نتایج المان محدود بررسی و تایید شده است. تاثیر طول موج بار خارجی بر رفتار تیر ساندویچی مطالعه شده، دو پارامتر طول انتشار سطح مشترک رویه پایینی-هسته تعریف شده است. این دو پارامتر از مشخصههای هر تیر ساندویچی است که رفتار آن در برابر بارهای موضعی را توصیف میکند. با توجه به نتایج بدست آمده در این تحقیق، برخی از دستاوردهای مهم را میتوان به صورت زیر بیان کرد:

 ۱) افزایش هر چه بیشتر دما، سبب کم شدن مقادیر طولهای انتشار، <sub>۲</sub> هر <sub>۵</sub> می شود.

 ۲) زمانی که نیم طول موج بار خارجی کوچکتر از λ<sub>t</sub> باشد، بار خارجی توسط رویه بالایی روی قسمتی از هسته گسترده می شود.

۳) برای نیم طول موجهای بزرگتر از λ<sub>t</sub> ، درصد زیادی از بار خارجی بدون تغییر و به طور موضعی به هسته منتقل خواهد شد.

۴) اگر نیم طول موج بار خارجی کوچکتر از λ<sub>b</sub> باشد، آنگاه روی بالایی و هسته، سبب پخش شدن بار خارجی روی قسمتی از رویه پایینی می شوند.

۵) اگر نیم طول موجهای بار خارجی بزرگتر از λ<sub>b</sub> باشند، درصد نسبتاً زیادی از بار خارجی تقریباً بدون تغییر از رویه بالایی و هسته عبور کرده، به طور موضعی به رویه پایینی منتقل میشود.

κ اغث افزایش λt باعث افزایش (
κ افزایش λt باعث افزایش 
κ امی شوند، به ترتیب اهمیت عبارتاند از: ضخامت رویه بالایی،

ضخامت هسته و ضخامت رویه پایینی.

۷) خصوصیات هندسی تیر ساندویچی که سبب افزایش مل
 میشوند، به ترتیب اهمیت عبارتاند از: ضخامت هسته،
 ضخامت رویه بالایی و ضحامت رویه پایینی.
 ۸) اندازه طول تیر، L، تاثیر بسیار محدودی روی مقادیر

طولهای انتشار، <sub>t</sub>λ و λ<sub>b</sub> دارد.

) افزایش چگالی هسته، سبب کم شدن مقادیر  $\lambda_t$  و  $\lambda_b$  میشود.

۱۰) با افزایش سفتی رویههای هدفمند، طولهای انتشار افزایش مییابند.

پيوست (الف)

با فرض توزیع توانی خواص در رویههای هدفمند، برخی از ضرایب ماتریسهای سفتی مورد نیاز در این تحقیق عبارت اند از:

$$\begin{cases} A_{11}^{t} \\ B_{11}^{t} \\ D_{11}^{t} \end{cases} = \\ \int_{-\frac{h_{t}}{2}}^{\frac{h_{t}}{2}} \frac{(E_{m}(T) - E_{ce}(T)) \left(\frac{z_{t} + h_{t}/2}{h_{t}}\right)^{p} + E_{ce}(T)}{1 - \left(\left(v_{m}(T) - v_{ce}(T)\right) \left(\frac{z_{t} + h_{t}/2}{h_{t}}\right)^{p} + v_{ce}(T)\right)^{2}} \begin{cases} 1 \\ z_{t} \\ z_{t} \end{cases} dz_{t} \\ \begin{cases} A_{11}^{h} \\ z_{t} \\ z_{t} \end{cases} dz_{t} \\ \end{cases} \\ \begin{cases} A_{11}^{h} \\ B_{11}^{h} \\ D_{11}^{h} \\ \end{cases} = \\ \int_{-\frac{h_{b}}{2}}^{\frac{h_{b}}{2}} \frac{(E_{m}(T) - E_{ce}(T)) \left(\frac{-z_{b} + h_{b}/2}{h_{b}}\right)^{p} + v_{ce}(T)}{1 - \left(\left(v_{m}(T) - v_{ce}(T)\right) \left(\frac{-z_{b} + h_{b}/2}{h_{b}}\right)^{p} + v_{ce}(T)}\right)^{2}} \begin{cases} 1 \\ z_{b} \\ z_{b} \\ z_{b} \\ z_{b} \end{cases} dz_{b} \\ \end{cases} \\ A_{55}^{t} = \int_{-\frac{h_{t}}{2}}^{\frac{h_{t}}{2}} \frac{(E_{m}(T) - E_{ce}(T) \left(\frac{z_{t} + h_{t}/2}{h_{b}}\right)^{p} + v_{ce}(T)}{1 - \left(1 + \left(v_{m}(T) - v_{ce}(T)\right) \left(\frac{z_{t} + h_{t}/2}{h_{b}}\right)^{p} + v_{ce}(T)}\right)} dz_{t} \\ A_{55}^{b} = \int_{-\frac{h_{b}}{2}}^{\frac{h_{b}}{2}} \frac{(E_{m}(T) - E_{ce}(T) \left(\frac{-z_{b} + h_{b}/2}{h_{b}}\right)^{p} + v_{ce}(T)}{1 - \left(1 + \left(v_{m}(T) - v_{ce}(T)\right) \left(\frac{-z_{b} + h_{b}/2}{h_{b}}\right)^{p} + v_{ce}(T)}\right)} dz_{b} \end{cases}$$

## ۹- سپاسگزاری

این تحقیق با حمایتهای مالی دانشگاه آزاد اسلامی واحد ایلام انجام شده است.

## ۱۰- مراجع

 Hui SS, Li SR (2008) Postbuckling of sandwich plates with FGM face sheets and temperaturedependent properties. Composites: Part B 39: 332-344.

- [13] Petras A, Sutcliffe MPF (1999) Indentation resistance of sandwich beams. J Comp Struc: 413-424.
- [14] Frostig Y, Baruch M, Vilnay O, et al. (1992) A high order theory for the bending of sandwich beams with a flexible core. J ASCE EM Division 118(5): 1026-1043.
- [15] Mohammadi Y, Khalili SMR (2011) Effect of geometrical and mechanical properties on behavior of sandwich beams with functionally graded face sheets under indentation loading. J Materials: Design and Applications 225: 231-244.
- [16] Reddy JN (1998) Thermo mechanical behavior of functionally graded materials. Texas.
- [17] Malekzadeh K, Khalili MR, Mittal RK (2005) Local and global damped vibrations of sandwich plates with a viscoelastic soft flexible core: an improved high-order approach. J Sand Struc Mater 7(5): 431-456.
- [18] Chi SH, Chung YL (2006) Mechanical behavior of functionally graded material plates under transverse load—Part I: Analysis. J Solids and Struct 43: 3657-3674.
- [19] Mindlin RM (1951) Influence of rotary inertia and shear on flexural motions of isotropic elastic plates. J Appl Mech 18: 31-38.
- [20] Malekzadeh K, Khalili MR, Olsson R, et al. (2006) Higher-order dynamic response of composite sandwich panels with flexible core under simultaneous low- velocity impacts of multiple

small masses. J Solids and Struc 43: 6667-6687.

- [2] Zhao J, Li Y, Ai X (2008) Analysis of transient thermal stress in sandwich plate with functionally graded coatings. Thin Solid Films 516: 7581-7587.
- [3] Frostig Y, Baruch M (1996) Localized load effects in high-order bending of sandwich panels with flexible core. J Engrg Mech 122(11): 1069-1076.
- [4] Khalili SMR, Mohammadi Y (2012) Free vibration analysis of sandwich plates with functionally graded face sheets and temperature-dependent material properties: A new approach. Euro J of Mech A/Solid 35: 61-74.
- [5] Allen HG (1969) Analysis and Design of Structural Sandwich Panels. Pergamon Press, London.
- [6] Plantema FJ (1966) Sandwich Construction. Wiley, New York.
- [7] Zenkert D (1995) An Introduction to Sandwich Construction. Chameleon Press Ltd, London.
- [8] Vinson JR (1999) The Behavior of Sandwich Structures of Isotropic and Composite Materials. Technomic Publishing Co. Inc, Lancaster.
- [9] Noor AK, Burton WS, Bert CW (1996) Computational models for sandwich panels and shells. Appl Mech Rev 49: 155-199.
- [10] Librescu L, Hause T (2011) Recent developments in the modeling and behavior of advanced sandwich constructions: a survey. Comp Struc 48(1): 1-17.
- [11] Mindlin RD (1951) Influence of transverse shear deformation on the bending of classical plates. J Appl Mech 8: 18-31.
- [12] Reddy JN (1984) Energy Principles and Variational Methods in Applied Mechanics. Wiley & Sons, New York.