

تحليل تنش اتصال چسبی تکلبه بر اساس مدل فوندانسيون سه پارامتری ويسکوالاستيک

مهدی ویسی تبار ^۱، آرش رضا ^۱*، یونس شکاری^۲

۱. گروه مهندسی مکانیک، واحد اهواز، دانشگاه آزاد اسلامی، اهواز، ایران ۲. گروه مهندسی مکانیک، دانشکده فنی و مهندسی، دانشگاه یاسوج، یاسوج، ایران.

> *ایمیل نویسنده مسئول: arashreza@gmail.com تاریخ دریافت: ۱۴۰۳/۰۲/۲۴ تاریخ پذیرش: ۱۴۰۳/۰۴/۱۷

چکیدہ

در این مطالعه، به بررسی توزیع تنش اتصال چسبی تکلبه با چسب شوندههای ایزوتروپ و با استفاده از مدل فوندانسیون سه پارامتری ویسکوالاستیک پرداخته شده است. در این مدل تنش برشی در راستای ضخامت چسب ثابت و تنش قائم در این راستا متغیر فرض شده است. همچنین برای مدل سازی رفتار ویسکوالاستیک چسب از مدل زنر استفاده گردیده و معادلات دیفرانسیلی حاکم به کمک معادلات تعادل و ساختاری در فضای لاپلاس استخراج شده است. سپس به طور هم زمان معادلات مذکور حل و به کمک روش عددی لاپلاس معکوس گیور- استفست نتایج از فضای لاپلاس به فضای زمان تبدیل شده است. در انتها نتایج حاصل از تحلیل مذکور با نتایج المان محدود در یک اتصال نامتقارن مقایسه گردیده است که نتایج انطباق بسیار مناسبی را نشان میدهند. بیشترین کاهش تنش برشی در نیم میلیمتری انتهای ناحیه هم پوشانی در سمت چسب شونده برنجی و بیشترین کاهش تنش تورق با گذشت زمان در نیم میلیمتری انتهای ناحیه همپوشانی در سمت چسب شونده آلومینیومی رخ میدهد. میزان کاهش تنش بعد از حدود ۱۱ روز بسیار کاهش یافته و به حالت پایدار می رسد.

كلمات كليدى: اتصال چسبى تك لبه، مدل فونداسيون سه پارامترى ويسكوالاستيك، تنش تورق، تبديل لاپلاس معكوس گيور - استفست.

مقدمه

اتصالهای چسبی به دلیل ویژگیها و مزایای آنها به طور گستردهای در اتصال مواد مرکب در صنایع مختلف استفاده می شوند. به دلیل وجود تمرکز تنش در فضای بین لایهای در این نوع اتصال، معمولا مکانیزمهای خرابی در این ساختارها از این ناحیه آغاز میشوند. بنابراین تحلیل توزیع تنش در بین لایهها از اهمیت بسیار زیادی برخوردار است. به طور معمول میتوان تئوریهای موجود برای تحلیل تنش در فضای بین لایهای در این ساختارها را به سه دستهی کلی تک پارامتری، دو پارامتری و سه پارامتری تقسیم نمود. در مدل تک پارامتری تنها تنش برشی در لایه چسب در نظر گرفته می شود که در راستای ضخامت چسب ثابت است و از سایر مولفههای تنش در آن صرفنظر میگردد[۱]. در حالت دو پارامتری تنش برشی در لایه چسب و تنش تورق در راستای ضخامت چسب در نظر گرفته میشوند و هر دو در راستای ضخامت ثابت میباشند. درواقع در اثر خمش در اتصال چسبی یک نیروی برشی و لنگر خمشی در لایه چسب ایجاد می شود که همین موضوع باعث ایجاد تنش تورق در لایه چسب می گردد. اکثر مطالعات انجام شده در دهههای اخیر بر روی این حالت تمرکز نموده و از این مدل برای تحلیل اتصال چسبی استفاده نمودهاند[۲–۱۳]. هر کدام از این مدلها دارای معایبی هستند. در مدل تک پارامتری از تنش تورق که ناشی از اثر خمشی است و یکی از دلایل اصلی خرابی در این نوع اتصالات است، صرفنظر می شود. همچنین در این مدل شرط تعادل در راستای ضخامت لایه چسب ارضا نمی شود. در مدل دو پارامتری هر دو تنش برشی و تورق در نظر گرفته می شوند، اما مقدار آنها در راستای ضخامت در لایه چسب ثابت فرض می شود. در این حالت رابطه تعادل در راستای ضخامت ارضا نمی شود. همچنین در این روش تفاوت مقادیر تنش در فضای بین لایهای بالا و پایین مشخص نمی شود. مدل سه پارامتری، مدل نسبتا جدیدی است و در آن تنش برشی در لایه چسب در راستای ضخامت ثابت فرض می شود، اما تنش قائم از صفحه میانی لایه چسب تا فضای بین لایه ای چسب و چسب شونده بالا مقداری ثابت و از صفحه میانی تا فضای بین لایه ای چسب و چسب شونده پایین مقدار ثابت متفاوت



نشريه علمي – تخصصي

دیگری فرض می شود و از سایر مولفه های تنش در لایه چسب صرفنظر می گردد. در این مدل شرط تعادل در راستای ضخامت لایه چسب ارضا شده است. بر این اساس وانگ و ژانگ[۱۴] به تحلیل الاستیک یک اتصال تک لبه چسبی با چسب شوندههای ایزوتروپ، در دو حالت متقارن و نامتقارن، با استفاده از مدل فوندانسیون سه پارامتری پرداختند. گوین و وانگ[۱۵] در ادامه کار قبلی مرجع[۱۴] همان مدل سه پارامتری را برای اتصال چسبی با لایههای چسب شونده از جنس مواد مدرج تابعی ارایه کردند. اَمیدی و وانگ[۱۶] اتصال چسبی دوطرفه را با مدل سه پارامتری مورد تحلیل قرار دادند. در تحلیل آنها لایه چسب و چسب شوندهها، ایزوتروپ و اتصال متقارن در نظر گرفته می شود. اگرچه بیشتر این مطالعات محدود به تحلیل های الاستیک است که فقط توانایی پیش بینی رفتار اتصال در لحظه را دارند، در حالی که اکثر چسبها به ویژه در دمای بالا رفتار ویسکوالاستیک از خود نشان میدهند. در این حالت استحکام اتصال به طور قابل توجهای تحت تاثیر توزیع تنش و کرنش ویسکوالاستیک در لایه چسب است و خواص مکانیکی چسب با گذشت زمان تغییر می کند. تغییر خواص مکانیکی، به خصوص در فضای بین لایهای که تمرکز تنش بیشتر است، در تحلیل اتصال چسبی اهمیت زیادی داشته و میتواند باعث تغییر در توزیع تنش در فضای بین لایهای شود که عامل بسیار مهمی در میزان عمر ساختار و کارایی آن میباشد. به همین دلیل بررسی رفتار وابسته به زمان اتصالهای چسبی در مطالعات جدید مورد توجه زیادی قرار گرفته است. اگرچه کارهای انجام شده در این زمینه بسیار محدود هستند[۱۹–۱۹]. شیشهساز و رضا[۲۰, ۲۱] روشی تحلیلی را برای بررسی تاثیر رفتار ویسکوالاستیک بر روی توزیع تنش در اتصال چسبی یکطرفه و دوطرفه ارایه کردند. همچنین رضا و همکاران[۲۲] تاثیر رفتار ویسکوالاستیک در چسب اپوکسی بر پاسخ خزش در اتصال چسبی دوطرفه را مورد بررسی قرار دادند. آنها برای محاسبه مدول آسایش از سری پرونی استفاده کردند. در این تحقیق تاثیر زمان بر توزیع تنش در لایه چسب تحت بار ثابت و بار با نرخ ثابت مورد بررسی قرار گرفت. حمودی تبار و رضا[۲۳] به تحلیل ویسکوالاستیک تنش در اتصال چسبی لولهای در دماهای مختلف پرداختند. آنها در تحلیل خود، تنها تنش برشی را با فرض ثابت بودن در راستای ضخامت در نظر گرفتند و نشان دادند که با افزایش دما مقدار تنش کاهش یافته و توزیع تنش یکنواختتر میگردد. همچنین در دماهای بالاتر میزان کاهش تنش برشی با گذشت زمان کمتر است. اَمیدی و وانگ[۲۴] با استفاده از مدل سه پارامتری و با فرض رفتار ویسکوالاستیک چسب به تحلیل توزیع تنش در فضای بین لایهای در اتصالات تکلبه پرداختند. سلیمانی و همکاران[۲۵] به تحلیل تنش ویسکوالاستیک در اتصال چسبی تکلبه با چسب شوندههایی از جنس توابع مدرج تابعی پرداختند. آنها در این تحلیل تنش برشی و قائم را در راستای ضخامت ثابت فرض کرده و برای مدل سازی چسب شوندهها از مدل ردی^۲ و تئوری مرتبه اول تغییر شکل برشی استفاده کردند. در این تحلیل برای مدل سازی چسب از مدل جامد استاندارد خطی استفاده گردید. همچنین آنها نشان دادند که ترتیب لایههای چسب شوندههای مدرج تابعی در کاهش میدان تنش در لایه چسب بسیار موثر است. خشابا[۲۶] به بررسی ویسکوالاستیک اتصال چسبی رو به رو^۳ پرداخت. او برای تحلیل خود از ضریب اتلاف، مدول اتلاف و مدول انباشت استفاده نمود. او تحلیل خود را در دو دمای ۵۰ و ۶۰- درجه سانتی گراد انجام داد و به این نتیجه رسید که در دمای ۶۰- درجه سانتی گراد مدول انباشت و انرژی پتانسیل تقریبا دارای یک رفتار خطی ثابت هستند و در این دما اتصال بدون هیچ علامتی و به طور ناگهانی دچار خرابی می شود.

در تحقیق حاضر یک تحلیل بر پایه مدل فوندانسیون سه پارامتری و با فرض رفتار ویسکوالاستیک چسب ارایه می گردد که در آن اتصال چسبی از نوع تکلبه بوده و تحت بار محوری ثابت قرار دارد. از ویژگیهای این تحلیل میتوان به استفاده از مدل فونداسیون سه پارامتری، در حین سادگی حل اشاره نمود. این تحلیل در هر اتصال لبهای قابل استفاده است. هدف از این کار نشان دادن توانایی و میزان دقت این تحلیل در بررسی توزیع تنش بین لایهای در اتصال چسبی تک لبه است.

² Reddy model

¹ Tubular adhesive joint

³ Scarf adhesive joint

استخراج معادلات حاكم بر اتصال

روابط حاکم بر چسب شونده ها

چسب شوندههای ایزتروپی با جنسهای مختلف در تحقیق حاضر فرض شده و از تئوری تیر تیمشنکو[۲۷] برای مدلسازی تغییرشکل آنها استفاده شده است. شکل (۱) نمونه اتصال چسبی مورد نظر و شکل (۲) نمودار آزاد المان کوچکی از ناحیه هم پوشانی را نشان میدهند.



شکل ۱: اتصال چسبی تک لبه مورد مطالعه در این تحقیق



شکل ۲: نمودار آزاد المان کوچکی از ناحیه هم پوشانی

به دلیل عرض کم تیر جابجایی در راستای عرض صفر فرض می شود (V=0). همچنین با فرض کرنش صفحهای روابط جابجایی در چسب شوندههای ایزوتروپ بر اساس تیر تیمشنکو مطابق رابطه (۱) است.

$$U_i(x,t) = u_i(x,t) + z_i \phi_i(x,t)$$

$$V_i = 0$$

$$W_i(x,t) = w_i(x,t)$$
(1)

در جایی که U_i و W_i تغییر مکان محوری و عرضی چسب شونده ilم هستند (۲و ا=i). w_i w_i و ϕ_i به ترتیب جابجایی طولی و عرضی و زاویه چرخش تار خنثی چسب شونده *i*lم میباشند (۲و ا=i). معادلات ساختاری تیر ایزوتروپ مطابق رابطه (۲) است.

$$N_{1}(x,t) = C_{1} \frac{du_{1}}{dx}, \quad N_{2}(x,t) = C_{2} \frac{du_{2}}{dx}$$

$$\frac{dw_{1}(x,t)}{dx} + f_{1}(x,t) = \frac{Q_{1}(x,t)}{B_{1}}, \quad \frac{dw_{2}(x,t)}{dx} + f_{2}(x,t) = \frac{Q_{2}(x,t)}{B_{2}}$$

$$M_{1}(x) = D_{1} \frac{df_{1}}{dx}, \quad M_{2}(x) = D_{2} \frac{df_{2}}{dx}$$
(7)

در جایی که، N₁ ،N₂ ،Q₁ ،Q₂ ،Q₁ و M₂ بهترتیب نیروهای داخلی محوری، عرضی و لنگر خمشی داخلی در چسب شوندههای ۱و ۲ هستند. همچنین ضرایب *C* ،B و *C* در این رابطه سختی محوری، عرضی و خمشی میباشند و از رابطه (۳) بدست میآیند.

$$C_i = E_i b_i h_i, \ B_i = \frac{5}{6} (G_i b_i h_i), \ D_i = \frac{E_i b_i h_i^3}{12}$$
 (7)

بطوری که، E_i و G_i مدول خمشی و برشی چسبشونده i م و b_i و b_i عرض و ضخامت چسبشونده i مهستند. با فرض تنش برشی ثابت در راستای ضخامت، معادلات تعادل برای دیاگرام آزاد شکل (۲) مطابق رابطه (۴) بدست میآیند.

$$\frac{dN_{1}(x,t)}{dx} = b\tau(x,t), \quad \frac{dN_{2}(x,t)}{dx} = -b\tau(x,t)
\frac{dQ_{1}(x,t)}{dx} = b\sigma_{1}(x,t), \quad \frac{dQ_{2}(x,t)}{dx} = -b\sigma_{2}(x,t)
\frac{dM_{1}(x,t)}{dx} = Q_{1}(x,t) - \frac{h_{1}}{2}b\tau(x,t)
\frac{dM_{2}(x,t)}{dx} = Q_{2}(x,t) - \frac{h_{2}}{2}b\tau(x,t)$$
(f)

در جایی که، σ₁ و σ₂ تنش های تورق در سطح اتصال بالا و پایین چسب هستند و τ تنش برشی در لایه چسب است که در راستای ضخامت چسب ثابت فرض می شود. با نوشتن روابط تعادل برای ناحیه هم پوشانی (سه لایه روی هم)، روابط تعادل در حالت کلی به صورت رابطه (۵) حاصل می شوند.

$$N_{1}(x,t) + N_{2}(x,t) = N_{T}(x,t)$$

$$Q_{1}(x,t) + Q_{2}(x,t) + Q_{a}(x,t) = Q_{T}(x,t)$$

$$M_{1}(x,t) + M_{2}(x,t) + N_{1}(x,t) \times (\frac{h_{1} + h_{2}}{2} + h_{\circ}) = M_{T}(x,t)$$
(Δ)

در جایی که، Q_T N_T و M_T نیروهای محوری، عرضی و لنگر خمشی کل میباشند. Q_a نیروی برشی عرضی در لایه چسب است که با استفاده از رابطه (۶) محاسبه میشود.

$$Q_a(x,t) = au(x,t)bh_0$$
 (۶)
به دلیل ضخامت بسیار کم لایه چسب از نیروی محوری و لنگر خمشی داخلی در لایه چسب صرف نظر می شود.
روابط حاکم بر لایه چسب

در این مطالعه رفتار چسب به صورت ویسکوالاستیک خطی فرض شده و از مدل جامد خطی استاندارد^ر مطابق شکل (۳) برای مدلسازی آن استفاده شده است.



شکل ۳: مدل جامد خطی استاندارد (SLS)

¹ Standard Linear Solid(SLS)

معادله دیفرانسیلی حاکم بر این مدل به شرح روابط (۷) و (۸) میباشد[۱۸].

$$\begin{pmatrix} a_{10} + a_{11}\frac{\partial}{\partial t} + a_{12}\frac{\partial^2}{\partial t^2} \end{pmatrix} \varepsilon_x + \begin{pmatrix} b_{10} + b_{11}\frac{\partial}{\partial t} + b_{12}\frac{\partial^2}{\partial t^2} \end{pmatrix} \varepsilon_z + \begin{pmatrix} c_{10} + c_{11}\frac{\partial}{\partial t} + c_{12}\frac{\partial^2}{\partial t^2} \end{pmatrix} \sigma_z = 0$$

$$(Y)$$

$$\begin{aligned} a_{10} &= 3b_1^2 - 9a_1b_1K \ , \ a_{11} &= 6b_1b_2 - 9b_1K - 9a_1b_2K \\ a_{12} &= 3b_2^2 - 9b_2K \ , \ b_{10} &= -3b_1^2 - 18a_1b_1K \\ b_{11} &= -6b_1b_2 - 18b_1K - 18a_1b_2K \\ b_{12} &= -3b_2^2 - 18b_2K \ , \ c_{10} &= 6a_1b_1 + 9a_1^2K \\ c_{11} &= 6b_1 + 6a_1b_1 + 18a_1K \ , \ c_{12} &= 6b_2 + 9K \end{aligned}$$

در جایی که ضرایب b_{1} ، a_{1} و c_{1} مطابق رابطه (۹) محاسبه می شوند.

$$a_1 = \frac{k_2}{\eta}, \ b_1 = \frac{k_1 k_2}{\eta}, \ b_2 = k_1 + k_2$$
 (9)

در این روابط، X مدول بالک است و k_1 و k_2 ثوابت الاستیسیته و η ثابت ویسکوزیته در مدل جامد خطی استاندارد هستند. در رابطه (۲) $\varepsilon_z = \varepsilon_z \delta_z$ کرنش ها و تنش ها در لایه چسب هستند. در مدل فوندانسیون سه پارامتری مقدار تنش قائم در لایه بالا و پایین متفاوت است ($\sigma_z = \sigma_z$). در نتیجه مقادیر کرنش قائم نیز به همین صورت میباشند، در حالی که در رابطه (۷) یک مقدار تنش قائم و یک مقدار کرنش قائم در هر کدام از دو راستای x = z وجود دارد. برای استفاده از معادله مذکور میانگین دو تنش قائم به عنوان σ_z و میانگین دو مقدار کرنش در راستای x = z وجود دارد. برای استفاده از معادله مذکور میانگین دو اساس رابطه (۱):

$$\varepsilon_{xi} = \frac{\partial U_i}{\partial x} = \frac{\partial u_i(x,t)}{\partial x} + z_i \frac{\partial f_i(x,t)}{\partial x} \quad (i = 1,2)$$

$$\varepsilon_{z1} = \frac{\partial w_1(x,t)}{\partial x} = \frac{2}{h_o} (w_1 - w_a)$$

$$\varepsilon_{z2} = \frac{\partial w_2(x,t)}{\partial x} = \frac{2}{h_o} (w_a - w_2)$$
(1.1)

$$\varepsilon_{x} = \frac{\varepsilon_{x1} + \varepsilon_{x2}}{2} = \frac{1}{2} \frac{\partial u_{1}(x,t)}{\partial x} - \frac{h_{1}}{4} \frac{\partial f_{1}(x,t)}{\partial x} + \frac{1}{2} \frac{\partial u_{2}(x,t)}{\partial x} - \frac{h_{2}}{4} \frac{\partial f_{2}(x,t)}{\partial x} \\ \varepsilon_{z} = \frac{\varepsilon_{z1} + \varepsilon_{z2}}{2} = \frac{w_{1}(x,t) - w_{2}(x,t)}{h_{\circ}} \\ \sigma_{z} = \sigma = \frac{\sigma_{z1} + \sigma_{z2}}{2} = \frac{\sigma_{1}(x,t) + \sigma_{2}(x,t)}{2}$$
(11)

در این روابط، σ1 و σ2 به ترتیب تنشهای قائم در راستای محور z و ε1 ،εx2 ،εx3 و ε2 کرنشهای قائم در راستای محورهای x و z در لایهی بالا و پایین چسب هستند. با جایگذاری رابطه (۱۱) در رابطه (۷)، رابطه (۱۲) بهدست میآید.

$$\varepsilon_{x} = \frac{\varepsilon_{x1} + \varepsilon_{x2}}{2} = \frac{1}{2} \frac{\partial u_{1}(x,t)}{\partial x} - \frac{h_{1}}{4} \frac{\partial f_{1}(x,t)}{\partial x} + \frac{1}{2} \frac{\partial u_{2}(x,t)}{\partial x} - \frac{h_{2}}{4} \frac{\partial f_{2}(x,t)}{\partial x} + \frac{h_{2}}{2} \frac{h_{2}}{2} \frac{h_{2}(x,t)}{\partial x} + \frac{h_{2}}{2} \frac{h$$

نشريه علمي – تخصصي

یافتههای نوین کاربردی و محاسباتی در سیستمهای مکانیکی

با دو بار مشتق گرفتن از طرفین رابطه (۱۲) نسبت به x و جایگزینی معادلههای (۲) الی (۶) در آن، معادله دیفرانسیلی جزیی به صورت رابطه (۱۳) حاصل میشود.

$$A_{11} \frac{\partial^4 M_1(x,t)}{\partial x^4} + A_{12} \frac{\partial^4 N_1(x,t)}{\partial x^4} + A_{13} \frac{\partial^2 N_1(x,t)}{\partial x^2} + A_{14} \frac{\partial^2 M_1(x,t)}{\partial x^2} + A_{15} N_1(x,t) + A_{16} M_1(x,t) + A_{18} M_T(x,t) = 0$$
(17)

ضرایب A₁₁ الی A₁₈ در پیوست (الف) بیان شدهاند. روابط ویسکوالاستیک در حالت سه بعدی به صورت رابطه (۱۴) میباشد [۲۸]:

$$PS_{ij} = Qe_{ij}, \ \sigma_{kk} = 3K\varepsilon_{kk} \tag{11}$$

در جایی که Sij و Eij به ترتیب تنش و کرنش انحرافی هستند و σ_{kk} و ε_{kk} به ترتیب تنش و کرنش هیدرو استاتیک میباشند. عملگرهای P و Q نیز به صورت رابطه (۱۵) تعریف میشوند:

$$P = \{a_1 + \frac{\partial}{\partial t}\}, \quad Q = \{b_1 + b_2 \frac{\partial}{\partial t}\}$$
(12)

با قرار دادن روابط تنشها و کرنشهای انحرافی و هیدرواستاتیک [۱۸] و رابطه (۱۵) در رابطه (۱۴)، روابط زیر حاصل میشوند:

$$P(2\sigma_x - \sigma_z) = Q(2\varepsilon_x - \varepsilon_z) \tag{9}$$

$$P(2\sigma_z - \sigma_x) = Q(2\varepsilon_z - \varepsilon_x) \tag{(-19)}$$

$$-P(\sigma_x + \sigma_z) = Q(2\varepsilon_z - \varepsilon_z) \tag{2}$$

$$P\tau_{xz} = \frac{1}{2}Q\gamma_{xz} \tag{(3-19)}$$

کرنش در صفحه x-z در لایه چسب از رابطه زیر قابل محاسبه است.

$$P \tau_{xy}(x,t) = \frac{1}{2} Q \left(\frac{1}{h_0} \begin{pmatrix} u_1(x,t) - \frac{h_1}{2} f_1(x,t) - u_2(x,t) \\ -\frac{h_2}{2} f_2(x,t) \end{pmatrix} + \frac{dw_a}{dx} \right)$$
(1A)

با جایگذاری رابطه (۲) و (۴) و مشتق دوم *w*a در مشتق رابطه (۱۸) نسبت به x، رابطه (۱۹) بهدست میآید.

$$B_{11} \frac{\partial^4 M_1(x,t)}{\partial x^4} + B_{12} \frac{\partial^4 N_1(x,t)}{\partial x^4} + B_{13} \frac{\partial^2 N_1(x,t)}{\partial x^2} + B_{14} \frac{\partial^2 M_1(x,t)}{\partial x^2} + B_{15} N_1(x,t) + B_{16} M_1(x,t) + B_{17} N_T + B_{18} M_T(x,t) = 0$$
(19)

ثوابت B11 الی B18 در پیوست (الف) بیان شدهاند. با تبدیل لاپلاس رابطه (۱۳) و (۱۹) روابط (۲۰) و (۲۱) حاصل می شود.

$$E_{11} \frac{\partial^4 \overline{M}_1(x,s)}{\partial x^4} + E_{12} \frac{\partial^4 \overline{N}_1(x,s)}{\partial x^4} + E_{13} \frac{\partial^2 \overline{N}_1(x,s)}{\partial x^2} + E_{14} \frac{\partial^2 \overline{M}_1(x,s)}{\partial x^2} + E_{15} \overline{N}_1(x,s) + E_{16} \overline{M}_1(x,s) + E_{18} \overline{M}_T(x,s) = 0 D_{11} \frac{\partial^4 \overline{M}_1(x,s)}{\partial x^4} + D_{12} \frac{\partial^4 \overline{N}_1(x,s)}{\partial x^4} + D_{13} \frac{\partial^2 \overline{N}_1(x,s)}{\partial x^2} + D_{14} \frac{\partial^2 \overline{M}_1(x,s)}{\partial x^2} + D_{15} \overline{N}_1(x,s) + D_{16} \overline{M}_1(x,s) + D_{17} \overline{N}_T(x,s) + D_{18} \overline{M}_T(x,s) = 0$$
(71)

ثوابت E_{11} الی E_{18} و D_{11} الی D_{18} در پیوست (الف) بیان شدهاند. از ترکیب دو رابطه (۲۰) و (۲۱) با هدف حذف عبارت E_{11} ($\partial^4 \overline{M}_1 / \partial x^4$)، رابطه (۲۲) بهدست میآید.

$$\frac{\partial^2 \overline{M}_1(x,s)}{\partial x^2} = H_{11} \frac{\partial^4 \overline{N}_1(x,s)}{\partial x^4} + H_{12} \frac{\partial^2 \overline{N}_1(x,s)}{\partial x^2}
+ H_{13} \overline{N}_1(x,s) + H_{14} \overline{M}_1(x,s) + H_{15} \overline{N}_T(x,s)
+ H_{16} \overline{M}_T(x,s) = 0$$
(17)

همچنین از ترکیب دو رابطه (۲۰) و (۲۱) با هدف حذف عبارت (
$$\partial^2 M_1 / \partial x^2$$
) رابطه (۲۳) حاصل می شود.

$$\frac{\partial^4 \overline{M}_1(x,s)}{\partial x^4} = F_{11} \frac{\partial^4 \overline{N}_1(x,s)}{\partial x^4} + F_{12} \frac{\partial^2 \overline{N}_1(x,s)}{\partial x^2} + F_{13} \overline{N}_1(x,s) + F_{14} \overline{M}_1(x,s) + F_{15} \overline{N}_T(x,s) + F_{16} \overline{M}_T(x,s) = 0$$
(۲۳)

ثوابت H_{11} الی H_{16} و F_{11} الی F_{16} در پیوست (الف) بیان شدهاند. با تفریق مشتق دوم رابطه (۲۲) نسبت به x از رابطه (۲۲)، رابطه (۲۴) بهدست می آید.

نشریه علمی - تخصصی یافتههای نوین کاربردی و محاسباتی در سیستمهای مکانیکی

$$-H_{11}\frac{\partial^{6}\overline{N}_{1}(x,s)}{\partial x^{6}} + (F_{11} - H_{12})\frac{\partial^{4}\overline{N}_{1}(x,s)}{\partial x^{4}} + (F_{12} - H_{13})\frac{\partial^{2}\overline{N}_{1}(x,s)}{\partial x^{2}} - H_{14}\frac{\partial^{2}\overline{M}_{1}(x,s)}{\partial x^{2}} + F_{13}\overline{N}_{1}(x,s) + F_{14}\overline{M}_{1}(x,s) + F_{15}\overline{N}_{T}(x,s) + F_{16}\overline{M}_{T}(x,s) = 0$$

$$(\uparrow\uparrow)$$

در انتها از معادله (۲۴) دو بار نسبت به x مشتق گرفته و مقادیر ($\overline{M}_1/\partial x^2$) و ($\overline{M}_1/\partial x^4$) از معادلات (۲۲) و (۲۳) در آن جایگذاری می شوند.

$$G_{11} \frac{\partial^8 \overline{N}_1(x,s)}{\partial x^8} + G_{12} \frac{\partial^6 \overline{N}_1(x,s)}{\partial x^6} + G_{13} \frac{\partial^4 \overline{N}_1(x,s)}{\partial x^4} + G_{14} \frac{\partial^2 \overline{N}_1(x,s)}{\partial x^2} + G_{15} \overline{N}_1(x,s) + G_{16} \overline{N}_T(x,s) + G_{17} \overline{M}_T(x,s) = 0$$
^(Y\Delta)

ثوابت G11 الی G17 در پیوست (الف) بیان شدهاند. رابطه (۲۵)، معادلهای دیفرانسیلی بر حسب نیروی محوری لایه چسب شونده بالا در فضای لاپلاس است. با جایگذاری رابطه (۲۲) در رابطه (۲۴)، رابطه (۲۶) بهدست می آید.

$$\overline{M}_{1} = I_{11} \frac{\partial^{6} \overline{N}_{1}(x,s)}{\partial x^{6}} + I_{12} \frac{\partial^{4} \overline{N}_{1}(x,s)}{\partial x^{4}} + I_{13} \frac{\partial^{2} \overline{N}_{1}(x,s)}{\partial x^{2}} + I_{14} \overline{N}_{1}(x,s) + I_{15} \overline{N}_{T}(x,s) + I_{16} \overline{M}_{T}(x,s) = 0$$

$$(\gamma \mathcal{F})$$

ثوابت 111 الی I₁₆ در پیوست (الف) بیان شدهاند. بر اساس روابط (۴) و (۵)، روابط نیروی برشی عرضی و تنش برشی و تورق در فضای بین لایهای بالا و پایین، بهترتیب مطابق روابط (۲۷)، (۲۸) و (۲۹) حاصل می شوند.

$$\overline{Q}_{1}(x,s) = \frac{\partial \overline{M}_{1}(x,s)}{\partial x} + \frac{h_{1}}{2} \frac{\partial \overline{N}_{1}(x,s)}{\partial x}$$
(YY)

$$\overline{Q}_{2}(x,s) = \overline{Q}_{T}(x,s) - \overline{Q}_{1}(x,s) - h_{0} \frac{\partial \overline{N}_{1}(x,s)}{\partial x}$$
^(YA)

$$\overline{\tau}(x,s) = \frac{1}{b} \frac{\partial \overline{N}_1(x,s)}{\partial x}$$

$$\overline{\sigma}_1(x,s) = \frac{1}{b} \frac{\partial \overline{Q}_1(x,s)}{\partial x}$$

$$\overline{\sigma}_2(x,s) = \frac{1}{b} \frac{\partial \overline{Q}_2(x,s)}{\partial x}$$

$$To just constrained by the second secon$$

برای حل رابطه (۲۵) از معادلهی مشخصه آن استفاده میشود. بر این اساس جواب معادله مذکور عبارت است از: $\overline{N}_1(x,s) = \overline{N}_{1g}(x,s) + \overline{N}_{1p}(x,s)$ (۳۰)

$$\overline{N}_{1g}(x,s) = \sum_{i=1}^{8} C_i e^{R_i x}$$
(71)

یافتههای نوین کاربردی و محاسباتی در سیستمهای مکانیکی

نشريه علمي - تخصصي

$$\overline{N}_{1p}(x,s) = -\frac{G_{16}}{G_{15}}\overline{N}_T(x,s) + -\frac{G_{17}}{G_{15}}\overline{M}_T(x,s)$$
(°Y)

در این روابط، اندیس g و p به ترتیب نشاندهنده جواب عمومی و خصوصی معادله دیفرانسیلی است و C_i ها هشت ضریب ثابت هستند که از شرایط مرزی محاسبه می شوند و R_i ها هشت ریشه معادله مشخصه رابطه (۲۵) می باشند. شرایط مرزی در دو سمت ناحیه هم پوشانی بر اساس شکل (۴) محاسبه می شود. این شرایط در رابطه (۳۳) بیان شدهاند.



شکل ۴: برش در لبههای ناحیه هم پوشانی

$$\begin{split} N_1(-l) &= N_T = P, \ Q_1(-l) = Q_{1T}, \ M_1(-l) = M_{1T} \\ \tau(-l) &= 0, \ N_1(l) = 0, \ Q_1(l) = 0, \ M_1(l) = 0, \ \tau(l) = 0 \end{split} \tag{77}$$

در این رابطه، Q_{1T} ، N_{1T} و M_{1T} به ترتیب نیروی محوری، نیروی برشی و لنگر خمشی چسب شونده ۱ در انتهای برش خوردهی ناحیه همپوشانی اتصال چسبی میباشد. این مقادیر از رابطه (۳۴) قابل استخراج میباشد[۲۹].

$$\begin{split} M_{1T} &= k_1 \frac{P}{2} h_1 \\ M_{2T} &= k_2 \frac{P}{2} h_2 \\ Q_{1T} &= Q_{2T} = \frac{1}{2l} \left(-P(\frac{h_1 + h_2}{2} + h_a) - M_{1T} - M_{2T} \right) \end{split}$$
(74)

$$k_{1} = \frac{2\left(\left(\frac{h_{1}}{2} - d\right) \times \left(\cosh 2\beta l + \frac{\beta}{\beta_{2}}\sinh 2\beta l\right) + \frac{h_{2}}{2} + d\right)}{h_{1}\left(\left(1 + \frac{\beta_{1}}{\beta_{2}}\right) \times \cosh 2\beta l + \left(\frac{\beta_{1}}{\beta} + \frac{\beta}{\beta_{2}}\right) \times \sinh 2\beta l\right)}$$

$$k_{2} = \frac{2\left(\left(\frac{h_{2}}{2} + d\right) \times \left(\cosh 2\beta l + \frac{\beta}{\beta_{1}}\sinh 2\beta l\right) + \frac{h_{1}}{2} - d\right)}{h_{2}\left(\left(1 + \frac{\beta_{2}}{\beta_{1}}\right) \times \cosh 2\beta l + \left(\frac{\beta_{2}}{\beta} + \frac{\beta}{\beta_{1}}\right) \times \sinh 2\beta l\right)}$$
(75)

نشریه علمی - تخصصی یافتههای نوین کاربردی و محاسباتی در سیستمهای مکانیکی

در رابطه (۳۵) مقادیر
$$\beta_1$$
، β_2 و β_2 عبارتند از:

$$\beta = \sqrt{\frac{P}{D}}, \qquad \beta_1 = \sqrt{\frac{P}{D_1}}, \qquad \beta_2 = \sqrt{\frac{P}{D_2}}$$
(79)

در رابطه (۳۶)، D_1 ، D_2 و D_2 به ترتیب سختی خمشی کل ناحیه مشترک اتصال و لایه چسب شونده بالا و پایین هستند. همچنین در رابطه (۳۵)، d فاصله تار خنثی قسمت مشترک اتصال (ناحیه هم پوشانی) تا سطح بالایی چسب میباشد که از رابطه (۳۷) محاسبه می شود. در محاسبه d ضخامت چسب در نظر گرفته نشده است (مطابق شکل(۴)). [۲۹].

$$d = \frac{\left(\frac{E_1 h_1^2}{1 - \nu_1^2} - \frac{E_2 h_2^2}{1 - \nu_2^2}\right)}{2} \times \left(\frac{E_1 h_1}{1 - \nu_1^2} + \frac{E_2 h_2}{1 - \nu_2^2}\right)$$
(YY)

در این رابطه، $E_{1,2}$ ، $V_{1,2}$ و $h_{1,2}$ ، به ترتیب مدول الاستیسیته، ضریب پوآسون و ضخامت چسب شونده ۱و۲ هستند. همچنین مقدار d در حالتی که اتصال کاملا متقارن است صفر میباشد.

در تحقیق حاضر، برای تبدیل معکوس لاپلاس از روش گِیور-استفست استفاده شده است. مطابق این روش تبدیل لاپلاس معکوس از رابطه (۳۸) بهدست میآید[۳۰].

$$f(t) \approx \frac{\ln(2)}{t} \sum_{k=1}^{2M} \xi_k \hat{f}(\frac{k\ln(2)}{t}) \qquad for \qquad t > 0 \tag{(\%)}$$

در رابطه (۳۸)، *M* عدد گیور نامیده می شود. در این تحقیق عدد گیور ۲ در نظر گرفته شده است. ۶₄ نیز ضریب عددی است که از رابطه (۳۹) بدست می آید.

$$\xi_{k} = (-1)^{(k+M)} \sum_{j=\left[\frac{(k+1)}{2}\right]}^{\min\{k,M\}} \frac{j^{M+1}}{M!} {\binom{M}{j}} {\binom{2j}{j}} {\binom{j}{k-j}}$$
(٣٩)

$$\binom{M}{j} = \frac{M!}{j! (M-j)!} \tag{(f.)}$$

اعتبارسنجى

به منظور اعتبار سنجی تحقیق حاضر، اتصال چسبی با چسب شوندههایی از جنس آلیاژ آلومینیوم A6063 و برنج که با لایه ناز کی از چسب پلی اورتان به یکدیگر متصل شدهاند، تحت بار محوری ۱۰۰ نیوتن بر واحد عرض و با استفاده از سه روش، سه پارامتری الاستیک، روش حاضر و المان محدود تحلیل شده و نتایج آنها با یکدیگر مقایسه شده است. خواص هندسی و مکانیکی مدل در جدول (۱) آورده شده است.

ابعاد (میلیمتر)	$l_1+2l=200, 2l=50, h_1=h_2=5, h_0=0.2$
چسب شونده ۱	$E_1 = 60,000 M pa, v_1 = 0.3$
چسب شونده ۲	$E_2=30,000Mpa, v_2=0.3$
چسب	E ₀ =2,500Mpa ,v ₀ =0.25

جدول ۱: خواص هندسی و مکانیکی مدل تحلیل شده



$$G_{0} = G_{a}, \ G_{\infty} = \frac{G_{0}}{3}$$

$$k_{1} = 2G_{\infty}, \ k_{2} = 2(G_{0} - G_{\infty})$$

$$T = \frac{\eta}{k_{1}}$$

$$\tau(t = 0) = \tau_{0}H(t)$$
(f1)

$$G(t) = G_0 \left(\alpha_{\infty} + \sum_{i=1}^{n} \alpha_i e^{-\frac{t}{T_i}} \right)$$
(F7)

در جایی که α_i و G_0 به صورت زیر محاسبه می شوند.

$$\alpha_i = \frac{G_i}{G_0}$$

$$G_0 = G_\infty + \sum_{i=1}^n G_i$$
(fr)

در روابط (۲۲) و (۲۳)، G_i مدول برشی در هر شاخه از سری پرونی، T_i زمان آسایش در هر شاخه از سری پرونی، G_i مدول برشی نسبی در هر شاخه از سری پرونی، G_0 مدول برشی اولیه (در زمان صفر) و ∞ مدول برشی تعادلی (در زمان بی نهایت) هستند. همچنین شرایط مرزی و مدل المان بندی شده در شکل (۵) ارایه شده است. مطابق این شکل تمامی گرههای واقع در لبه سمت چپ چسب شونده ۱ در دو راستای محوری و عرضی مقید هستند(جابجایی گرهها در هر دوراستا صفر است) و گره های واقع در لبه سمت راست چسب شونده ۲ تنها در راستای عرضی مقید هستند(جابجایی گرهها در راستای عرضی صفر است) و گره مای واقع در راستای محوری می توانند جابجا شونده ۲ تنها در راستای عرضی مقید هستند(جابجایی گرهها در مر دوراستا صفر است) و گره عدی راستای محوری می توانند جابجا شونده ۲ تنها در راستای عرضی مقید هستند(جابجایی گرهها در راستای عرضی صفر است) و در راستای محوری می توانند جابجا شوند. هدف از این شرایط مرزی قرار دادن اتصال تحت کشش خالص و جلوگیری از ایجاد خمش در اتصال است. همچنین بار ۱۰۰ نیوتن بر واحد عرض (عرض قطعه در راستای عمود بر صفحه یک میلی متر است) به تعداد گره های لبه سمت راست چسب شونده ۲ تقسیم و مقدار بدست آمده به عنوان نیروی کششی به هر گره در این لبه به طور مساوی اعمال گردید.

نتايج و بحث

در ابتدا برای اعتبار سنجی روش حاضر توزیع تنش برشی در سطح میانی چسب و تنش تورق در فضای بین لایهای بالا و پایین در لحظه شروع بارگذاری (در زمان صفر) برای سه مدلِ سه پارامتری الاستیک، روش حاضر و روش المان محدود محاسبه شده و باهم مقایسه میشوند. شکلهای (۶) این مقایسه را نشان میدهند. مطابق شکل (۶–الف) توزیع تنش برشی در سطح میانی از سه روش دارای انطباق بسیار مناسبی است. این انطابق بین روش حاضر و المان محدود بسیار بیشتر است.





شکل ۵: (الف) شرایط مرزی و بارگذاری مدل المان محدود (ب) بخشی از مدل المان بندی شده

هر سه روش شرط تنش برشی صفر در سطح آزاد را ارضا مینمایند. به دلیل عدم تقارن، میزان تنش در لبه سمت چسب شونده برنجی به مراتب بیشتر از لبه سمت چسب شونده آلومینیومی است. این موضوع نشان میدهد احتمال شروع خرابی در اتصال از این لبه بیشتر است. تنش برشی در نزدیکی لبههای چسب بیشینه بوده اما در لبه چسب به سرعت به سمت صفر میرود. شکل (۶–ب) توزیع تنش تورق را در فضای بین لایهای چسب و چسب شونده بالا نشان میدهد. در این حالت نیز مانند تنش برشی هر سه روش برهم منطبق هستند که این انطباق بین روش حاضر و المان محدود بیشتر است. در روش سه پارامتری بالا در لبه سمت چسب شونده آلومینیومی به مراتب بالاتر از لبه سمت چسب شونده برنجی است. لذا احتمال شروع جدایش یا لایه شدن در فضای بین لایهای در فضای بین لایهای بالا بیشتر است. میزان تنش تورق در فضای بین لایهای بالا در لبه سمت چسب شونده آلومینیومی به مراتب بالاتر از لبه سمت چسب شونده برنجی است. لذا احتمال شروع جدایش یا نوشای بین لایه ای پین نشان میدهد. در این حالت نیز مانند دو حالت قبل هر سه روش برهم منطبق هستند که این انطباق بین روش حاضر و المان محدود بیشتر است. همچنین مانند قبل در روش سه پارامتری الاستیک میزان تنش تورق در فضای بین روش حاضر و المان محدود بیشتر است. همچنین مانند قبل در روش سه پارامتری الاستیک میزان تنش تورق در فضای بین روش حاضر و المان محدود بیشتر است. همچنین مانند قبل در روش سه پارامتری الاستیک میزان تنش تورق در فضای بین روش حاضر و المان محدود بیشتر است. همچنین مانند قبل در روش سه پارامتری الاستیک میزان تنش تورق در فضای میزان تنش تورق در لبه سمت چسب شونده برنجی به مراتب بالاتر از لبه سمت چسب شونده آلومینیومی است. لذا احتمال میزان تنش تورق در لبه سمت چسب شونده برنجی به مراتب بالاتر از لبه سمت چسب شونده آلومینیومی است. لذا احتمال میزان تنش تورق در فضای بین لایهای پایین از سمت راست بیشتر است. با مقایسه شکلهای (۶–ب) و (۶–ج) مشخص میشنه است.







شکل ۶: توزیع تنش در لایه چسب در زمان صفر در اتصال نامتقارن، الف) تنش برشی در سطح میانی ، ب تنش تورق در فضای بین لایهای بالا ، ج) تنش تورق در فضای بین لایهای پایین.

شکلهای (۷) نمودار بیشینه تنش برشی در سطح میانی لایه چسب و بیشینه تنش تورق در فضای بین لایهای بالا و پایین را در زمانهای مختلف برای لبه سمت چسب شونده برنجی و آلومینیومی در ناحیه همپوشانی از دو روش حاضر و المان محدود نشان میدهند. مطابق این نمودارها اگر چه مقدار تنش از روش المان محدود کمی بیشتر است اما هر دو روش انطباق مناسبی دارند. همچنین بر اساس این نمودارها حداکثر کاهش تنش برشی و تورق بین زمانهای ۱۰۰۰۰ الی ۱۰۰۰۰۰۰۰ ثانیه اتفاق میافتد و پس از گذشت ۱۰۰۰۰۰۰ ثانیه (حدود ۱۰۵ روز) تنشها به حالت پایدار میرسند.



شکل ۷: بیشینه تنش در لایه چسب در زمانهای مختلف در اتصال نامتقارن، الف) تنش برشی در سطح میانی ، ب) تنش تورق در فضای بین لایهای پالا، ج) تنش تورق در فضای بین لایهای پایین.



شکلهای (۸) نمودار توزیع تنش برشی در سطح میانی لایه چسب و توزیع تنش تورق در فضای بین لایهای بالا و پایین را پس از گذشت ۱، ۱۰۰۰، ۱۰۰۰۰ و ۲۰۰۰۰۰۰۰ و ۲۰۰۰۰ ثانیه، در طول ناحیه هم پوشانی برای اتصال نامتقارن نشان میدهند. بر اساس این نمودارها، تنش برشی و تورق بعد از گذشت ۱۰۰۰۰ ثانیه بطور قابل توجهای کاهش مییابند و سپس در زمان ۱۰۰۰۰۰ ثانیه پایدار میشوند. بیشترین کاهش تنش برشی در نیم میلیمتری انتهای ناحیه هم پوشانی به میزان حدود ۱۷ در سمت چسب شونده برنجی و حدود ۱۶ درصد در سمت چسب شونده آلومینیومی اتفاق میافتد. بیشترین کاهش تنش تورق با گذشت زمان در فضای بین لایهای بالا، در سمت چسب شونده آلومینیومی ادفاق میافتد. این کاهش و در سمت چسب شونده برنجی، در نیم میلیمتری انتهای ناحیه هم پوشانی و به میزان ۲ درصد اتفاق میافتد. این کاهش تنش تورق در فضای بین لایهای پایین، در سمت چسب شونده آلومینیومی، در لبه و به میزان ۸ درصد و در سمت چسب شونده برنجی، در نیم میلیمتری انتهای ناحیه هم پوشانی و به میزان ۲ درصد اتفاق میافتد. این کاهش



شکل ۸: توزیع تنش در لایه چسب در زمانهای مختلف در طول ناحیه هم پوشانی برای اتصال نامتقارن ، الف) تنش برشی در سطح میانی ، ب) تنش تورق در فضای بین لایهای بالا، ج) تنش تورق در فضای بین لایهای پایین.

نتيجهگيرى

در این تحقیق، ابتدا روابط دیفرانسیلی حاکم در اتصال چسبی یک طرفه نامتقارن در فضای لاپلاس بر حسب نیروهای داخلی محاسبه شدهاند. سپس به طور همزمان و درحین حل معادلات دیفرانسیلی حاکم، تبدیل معکوس لاپلاس با استفاده از روش گیور انجام شده و نیروهای داخلی محاسبه گردیدند. در نهایت با استفاده از ارتباط نیروهای داخلی و تنشها، توزیع تنش برشی و تورق در لایه چسب محاسبه شدند. نتایج حاصل از این روش به سه دلیل نسبت به روشهای پیشین به حالت واقعی نزدیک تر



نشريه علمي - تخصصي

است. این دلایل عبارتند از: ارضای شرط تنش برشی صفر در سطح آزاد چسب، ارضای شرط تعادل در لایه چسب در جهت عمود به آن (برخلاف روش دو پارامتری) و فرض رفتار ویسکوالاستیک چسب. برای اعتبار سنجی، نتایج حاصل از این روش با نتایج حاصل از المان محدود مقایسه گردید که هر دو روش داری انطباق بسیار مناسبی هستند. مطابق نتایج حاصل با گذشت زمان تنش در لایه چسب کاهش می یابد، که میزان این کاهش نسبت به زمان بسیار کم است (برای چسب مورد بررسی). همچنین هر چه لایه چسب ضخیم تر باشد، میزان کاهش تنش (تنش برشی و تنش تورق) با گذشت زمان کمتر است. احتمال شروع پدیده جدایش در فضای بین لایه ای پایین و از لبه سمت چسب شونده برنجی بیشتر است. در این اتصال بیشترین کاهش تنش برشی با گذشت زمان در نیم میلی متری انتهای لبه سمت چسب شونده برنجی، به مقدار حدود ۱۷ درصد اتفاق می فتد. بیشترین کاهش تنش تورق با گذشت زمان در نیم میلی متری انتهای لبه سمت چسب شونده آلومینیومی رخ می دهد. این کاهش در فضای بین لایه ای بالا حدود ۷ درصد و درفضای بین لایه ای پایین حدود ۸ درصد است. میزان کاهش تنش بر م دود ۱۱ روز متوقف شده و تقریبا به صفر رسیده است.

مراجع

- [1] Her, S. C., (1999). Stress analysis of adhesively-bonded lap joints. Composite structures, 47(1-4), pp 673-678.
- [2] Kumar, S., Tampi, S., (2016). Modeling of single-lap composite adhesive joints under mechanical and thermal loads. Journal of Adhesion Science and Technology, 30(7), pp 759-783.
- [3] Shishesaz, M., Hosseini, M., (2020). Effects of joint geometry and material on stress distribution, strength and failure of bonded composite joints: an overview. The Journal of Adhesion.
- [4] Ferreira, L. R. F., Campilho, R. D. S. G., Rocha, R. J. B., Barbosa, D. R., (2019). Geometrical and material optimization of tensile loaded tubular adhesive joints using cohesive zone modelling. The Journal of Adhesion, 95(5-7), pp 425-449.
- [5] Valente, J. P. A., Campilho, R. D. S. G., Marques, E. A. S., Machado, J. J. M., Da Silva, L. F. M., (2019). Adhesive joint analysis under tensile impact loads by cohesive zone modelling. Composite Structures, 222, p 110894.
- [6] Wang, S., Guo, Q., Xie, Z., (2019). Extended analytical model for interfacial stresses of double-lap joints under harmonic loads. International Journal of Adhesion and Adhesives, 91, pp 23-35.
- [7] Saleh, M. N., Saeedifar, M., Zarouchas, D., De Freitas, S. T., (2020). Stress analysis of double-lap bi-material joints bonded with thick adhesive. International Journal of Adhesion and Adhesives, 97, p 102480.
- [8] Goland, M., & Reissner, E., (1944). The stresses in cemented joints.
- [9] Zhao, B., Lu, Z. H., Lu, Y. N., (2011). Closed-form solutions for elastic stress–strain analysis in unbalanced adhesive single-lap joints considering adherend deformations and bond thickness. International Journal of Adhesion and Adhesives, 31(6), pp 434-445.
- [10] Icardi, U., Sola, F., (2014). Analysis of bonded joints with laminated adherends by a variable kinematics layerwise model. International Journal of Adhesion and Adhesives, 50, pp 244-254.
- [11] Khan, M. A., Kumar, S., Reddy, J. N., (2018). Material-tailored adhesively bonded multilayers: A theoretical analysis. International Journal of Mechanical Sciences, 148, pp 246-262.
- [12] Liu, M., Dawood, M., (2018). A closed-form solution of the interfacial stresses and strains in steel beams strengthened with externally bonded plates using ductile adhesives. Engineering Structures, 154, pp 66-77.
- [13] Wang, S., Xie, Z., Li, X., (2021). On adhesively bonded stepped-scarf joint: an analytical model and its validation. Mechanics of advanced materials and structures, 28(9), pp 938-951.
- [14] Wang, J., Zhang, C., (2009). Three-parameter, elastic foundation model for analysis of adhesively bonded joints. International Journal of Adhesion and Adhesives, 29(5), pp 495-502.



- [15] Guin, W. E., Wang, J., (2016). Theoretical model of adhesively bonded single lap joints with functionally graded adherends. Engineering Structures, 124, pp 316-332.
- [16] Amidi, S., Wang, J., (2019). An analytical model for interfacial stresses in double-lap bonded joints. The Journal of Adhesion.
- [17] Khalili, S. M. R., Jafarkarimi, M. H., Abdollahi, M. A., (2009). Creep analysis of fibre reinforced adhesives in single lap joints—Experimental study. International Journal of Adhesion and Adhesives, 29(6), pp 656-661.
- [18] Zhang, C., Wang, J., (2011). Viscoelastic analysis of FRP strengthened reinforced concrete beams. Composite structures, 93(12), pp 3200-3208.
- [19] Zhang, C., Wang, J., (2012). Interface stress redistribution in FRP-strengthened reinforced concrete beams using a three-parameter viscoelastic foundation model. Composites Part B: Engineering, 43(8), pp 3009-3019.
- [20] Shishesaz, M., Reza, A., (2013). The effect of viscoelasticity of polymeric adhesives on shear stress distribution in a single-lap joint. The Journal of Adhesion, 89(11), pp 859-880.
- [21] Shishesaz, M., Reza, A., (2013). The effect of viscoelasticity of adhesives on shear stress distribution in a double-lap joint using analytical method. Journal of adhesion science and technology, 27(20), pp 2233-2250.
- [22] Reza, A., Shishesaz, M., Naderan-Tahan, K., (2014). The effect of viscoelasticity on creep behavior of double-lap adhesively bonded joints. Latin American Journal of Solids and Structures, 11, pp 35-50.
- [23] Hamoodi-Tabar, M., Reza, A., (2021). Long-term shear stress distribution in adhesively bonded tubular joints under tensile load using the time-temperature superposition principle. The Journal of Adhesion, 97(4), pp 328-345.
- [24] Amidi, S., Wang, J., (2018). Three-parameter viscoelastic foundation model of adhesively bonded single-lap joints with functionally graded adherends. Engineering Structures, 170, pp 118-134.
- [25] Haddad Soleymani, S., Shishesaz, M., Mosalmani, R., (2019). Viscoelastic analysis of stress distribution in balanced and unbalanced adhesively bonded single-lap joints with functionally graded adherends under the Reddy model. Journal of Computational Applied Mechanics, 50(2), pp 341-357.
- [26] Khashaba, U. A., (2020). Dynamic analysis of scarf adhesive joints in carbon-fiber composites at different temperatures. AIAA Journal, 58(9), pp 4142-4157.
- [27] Timoshenko, S., Strength of materials—Part 1 (mechanical, strength of materials, engineerig). New York: D. Van Nostrand Company, 1940, p 170.
- [28] Delale, F., Erdogan, F., (1981). Viscoelastic analysis of adhesively bonded joints.
- [29] Cheng, S., Chen, D., Shi, Y., (1991). Analysis of adhesive-bonded joints with nonidentical adherends. Journal of engineering mechanics, 117(3), pp 605-623.
- [30] Reza, A., Shishesaz, M., (2018). The effect of viscoelasticity on the stress distribution of adhesively single-lap joint with an internal break in the composite adherends. Mechanics of Time-Dependent Materials, 22(3), pp 373-399.

نشریه علمی – تخصصی یافتههای نوین کاربردی و محاسباتی در سیستمهای مکانیکی

پيوست (الف)

$$\begin{aligned} A_{11} &= \frac{A_3}{b}, \ A_{12} &= \frac{A_3(h_1 + h_0)}{2b} \\ A_{13} &= A_1 \left(\frac{1}{2C_1} - \frac{1}{2C_2} - \frac{h_2(h_1 + h_2 + 2h_0)}{8D_2} \right) + A_2 \left(\frac{h_1}{2h_0B_1} + \frac{h_1 + 2h_0}{2h_0B_2} \right) \\ A_{14} &= -A_1 \left(\frac{h_1}{4D_1} + \frac{h_2}{4D_2} \right) + A_2 \left(\frac{1}{h_0B_1} + \frac{1}{h_0B_2} \right) \\ A_{15} &= -A_2 \left(\frac{h_1 + h_2 + 2h_0}{2h_0D_2} \right), \ A_{16} &= -A_2 \left(\frac{1}{h_0D_1} + \frac{1}{h_0D_2} \right) \\ A_{16} &= \frac{A_2}{h_0D_2} \end{aligned}$$

$$(1-\omega)$$

در رابطه (الف-۱) مقادير A₂ و A₂ و A₁ عبارتنداز:

$$A_{1} = a_{10} + a_{11} \frac{\partial}{\partial t} + a_{12} \frac{\partial^{2}}{\partial t^{2}}$$

$$A_{2} = b_{10} + b_{11} \frac{\partial}{\partial t} + b_{12} \frac{\partial^{2}}{\partial t^{2}}$$

$$A_{3} = c_{10} + c_{11} \frac{\partial}{\partial t} + c_{12} \frac{\partial^{2}}{\partial t^{2}}$$
(Y-id)

$$B_{11} = -\frac{h_0}{2E_a}Q, \ B_{12} = \frac{h_0h_1}{4E_a}Q, \ B_{13} = \frac{bh_1}{4B_1}Q - P$$

$$\begin{split} B_{14} &= \frac{b}{2B_1} Q B_{15} = \frac{b}{2h_0} Q \left(\frac{1}{C_1} + \frac{1}{C_2} + \frac{h_2(h_1 + h_2 + 2h_0)}{4D_2} \right) \\ B_{16} &= \frac{b}{2h_0} Q \left(-\frac{h_1}{2D_1} + \frac{h_2}{2D_2} - \frac{1}{D_1} \right), \quad B_{17} = -\frac{b}{2h_0C_2} Q \\ B_{18} &= -\frac{bh_2}{4D_2} Q \end{split}$$

$$(1)$$

$$\begin{split} E_{11} &= \frac{A_{3s}}{b}, \quad E_{12} = \frac{A_{3s}(h_1 + h_0)}{2b} \\ E_{13} &= A_{1s} \left(\frac{1}{2C_1} - \frac{1}{2C_2} - \frac{h_2(h_1 + h_2 + 2h_0)}{8D_2} \right) + A_{2s} \left(\frac{h_1}{2h_0B_1} + \frac{h_1 + 2h_0}{2h_0B_2} \right) \\ E_{14} &= -A_{1s} \left(\frac{h_1}{4D_1} + \frac{h_2}{4D_2} \right) + A_{2s} \left(\frac{1}{h_0B_1} + \frac{1}{h_0B_2} \right) \\ E_{15} &= -A_{2s} \left(\frac{h_1 + h_2 + 2h_0}{2h_0D_2} \right), \quad E_{16} = -A_{2s} \left(\frac{1}{h_0D_1} + \frac{1}{h_0D_2} \right) \\ E_{16} &= \frac{A_{2s}}{h_0D_2} \end{split}$$

$$(f - \omega)$$

$$\begin{split} D_{11} &= -\frac{h_0}{2E_a} Q_s, \ D_{12} = \frac{h_0 h_1}{4E_a} Q_s, \ D_{13} = \frac{b h_1}{4B_1} Q_s - P_s \\ D_{14} &= \frac{b}{2B_1} Q_s \\ D_{15} &= \frac{b}{2h_0} Q_s \left(\frac{1}{C_1} + \frac{1}{C_2} + \frac{h_2 (h_1 + h_2 + 2h_0)}{4D_2} \right) \\ D_{16} &= \frac{b}{2h_0} Q_s \left(-\frac{h_1}{2D_1} + \frac{h_2}{2D_2} - \frac{1}{D_1} \right), \ D_{17} = -\frac{b}{2h_0 C_2} Q_s \\ D_{18} &= -\frac{b h_2}{4D_2} Q_s \end{split}$$

در رابطه (الف-۵) مقادير *Q*s و Ps عبارتند از:

$$\begin{split} H_{11} &= -\frac{E_{11}D_{12} - E_{12}D_{11}}{D_{14}E_{11} - D_{11}E_{14}}, \quad H_{12} = -\frac{E_{11}D_{13} - E_{13}D_{11}}{D_{14}E_{11} - D_{11}E_{14}} \\ H_{13} &= -\frac{E_{11}D_{15} - E_{15}D_{11}}{D_{14}E_{11} - D_{11}E_{14}}, \quad H_{14} = -\frac{E_{11}D_{16} - E_{16}D_{11}}{D_{14}E_{11} - D_{11}E_{14}} \end{split}$$
(Y-uld)
$$H_{15} &= \frac{E_{11}D_{17}}{D_{14}E_{11} - D_{11}E_{14}}, \quad H_{16} = -\frac{E_{11}D_{18} - E_{18}D_{11}}{D_{14}E_{11} - D_{11}E_{14}} \\ F_{11} &= -\frac{E_{12}D_{14} - E_{14}D_{12}}{D_{14}E_{11} - D_{11}E_{14}}, \quad F_{12} = -\frac{E_{13}D_{14} - E_{14}D_{13}}{D_{14}E_{11} - D_{11}E_{14}} \\ F_{13} &= -\frac{E_{15}D_{14} - E_{14}D_{15}}{D_{14}E_{11} - D_{11}E_{14}}, \quad F_{14} = -\frac{E_{16}D_{14} - E_{14}D_{16}}{D_{14}E_{11} - D_{11}E_{14}} \\ F_{15} &= \frac{E_{14}D_{17}}{D_{14}E_{11} - D_{11}E_{14}}, \quad F_{16} = -\frac{E_{18}D_{14} - E_{14}D_{18}}{D_{14}E_{11} - D_{11}E_{14}} \\ \end{split}$$

$$\begin{array}{l} G_{11}=-H_{11}, \ G_{12}=F_{11}-H_{11} \\ G_{13}=F_{12}-H_{13}-H_{14}F_{11}+F_{14}H_{11} \\ G_{14}=-H_{14}F_{12}+F_{13}+F_{14}H_{12}, \ G_{15}=-H_{14}F_{13}+F_{14}H_{13} \\ G_{16}=-H_{14}F_{15}+F_{14}H_{15}, \ G_{17}=-H_{14}F_{16}+F_{14}H_{16} \end{array} \tag{9-10}$$

$$I_{11} = \frac{H_{11}}{F_{14} - H_{14}^{2}}, \quad I_{12} = -\frac{F_{11} - H_{12} - H_{14}H_{11}}{F_{14} - H_{14}^{2}}$$

$$I_{13} = -\frac{F_{12} - H_{13} - H_{14}H_{12}}{F_{14} - H_{14}^{2}}, \quad I_{14} = -\frac{F_{13} - H_{14}H_{12}}{F_{14} - H_{14}^{2}}$$

$$I_{15} = -\frac{F_{15} - H_{14}H_{15}}{F_{14} - H_{14}^{2}}, \quad I_{16} = -\frac{F_{16} - H_{16}H_{14}}{F_{14} - H_{14}^{2}}$$
(1)