

## پاسخ گذاری توزیع تنش برشی در اتصال چسبی تک لبه کامپوزیتی ناشی از شکسته شدن الیاف

محمد شیشه‌ساز<sup>۱</sup>\* و سعید یعقوبی<sup>۲</sup>

### چکیده

در این پژوهش، توزیع تنش برشی گذرا ایجاد شده در اثر شکسته شدن الیاف در ماتریس و چسب موجود در اتصال چسبی بررسی شده است. تنش گذرا، پاسخ دینامیکی سیستم در اثر ایجاد ناپیوستگی در الیاف، از لحظه گستته شدن تا لحظه رسیدن به حالت تعادل می‌باشد. به منظور بررسی این رفتار، معادله‌های حاکم بر حرکت الیاف در اتصال چسبی با ابعاد محدود در حضور گسستگی استخراج شده و تاثیر تعداد الیاف شکسته شده بر توزیع تنش برشی گذرا ای مركب بررسی شده است. برای استخراج معادله‌های جابه‌جایی الیاف، از مدل شیرلگ و برای حل معادله‌های، از روش تفاضل محدود ضربی استفاده شده است. در ادامه، تاثیر تغییر جنس الیاف و ضخامت لایه چسبی بر توزیع تنش نیز بررسی شده است. نتایج نشان می‌دهد که با افزایش تعداد الیاف گستته شده، ضربی تمرکز تنش و در نتیجه تنش برشی در سازه مركب افزایش می‌یابد. افزون بر این، مقدار تنش برشی ایجاد شده در ماتریس و چسب با افزایش مدول الاستیسیته الیاف کاهش می‌یابد، به‌گونه‌ای که بیشینه تنش برشی در اتصال با الیاف از جنس شیشه ( $E = 130 \text{ GPa}$ ) و گرافیت ( $E = 74 \text{ GPa}$ )، به ترتیب برای ماتریس  $۰/۸۶۱$  و  $۰/۴۶۳$  و برای چسب  $۳/۱۹۲$  و  $۲/۴۰۹$  مگا پاسکال می‌باشد.

**واژه‌های کلیدی:** مواد مركب، الیاف، اتصال چسبی، تنش برشی، تنش گذرا.

۱- استاد گروه مکانیک، دانشگاه شهید چمران اهواز.

۲- دانشجوی دکترا مهندسی مکانیک، دانشگاه بولی سینای همدان.

\*- نویسنده مسئول مقاله: [yaghoubisaeed@ymail.com](mailto:yaghoubisaeed@ymail.com)

نتایج پژوهش نشان داد، همپوشانی قابل قبولی بین نتایج المان محدود و نتایج آزمایشگاهی وجود دارد. بی‌لرگیل<sup>۱۱</sup> و همکاران [۵]، آنالیز عددی و آزمایشگاهی بر روی اتصال‌های مرکب تکلبه را انجام دادند که پژوهش‌های آن‌ها در مورد دو نوع اتصال صورت گرفت. نوع نخست همان حالت عادی و سنتی اتصال تکلبه بدون چسبندگی میانی بوده است و در نوع دوم، میله‌های الیافی نیز در نظر گرفته شد. نتایج بدست آمده از آزمایش‌ها نشان دادند که الیاف، استحکام نهایی و دقت زمانی آسیب دیدن اتصال‌ها را بهبود بخشیده است و این نتایج آزمایشگاهی با نتایج عددی همپوشانی قابل قبولی دارند. چالیتا<sup>۱۲</sup> و همکاران [۶]، مدل تحلیلی اتصال‌های دولیه را برای پاسخ به نیروهای هارمونیکی ارائه کردند. مدل در نظر گرفته شده، بر پایه مدل بهبود یافته شیرلگ<sup>۱۳</sup> می‌باشد و آن‌ها، حالت ساده و بهبود یافته شیرلگ را با مدل المان محدود مقایسه نمودند. نتایج بدست آمده نشان دادند که مدل شیرلگ بهبود یافته نسبت به مدل‌های دیگر، به مدل المان محدود نزدیک‌تر است. موسوی‌تبار [۷]، اتصال تکلبه مرکبی را که در لبه تحت کشش قرار گرفته است، بررسی کرد. در این کار، افزون بر تنش برشی ایجاد شده در لایه چسبی، توزیع بار محوری در تکلیه‌ها نیز مورد بررسی قرار گرفت. تحلیل انجام شده در این پژوهش بر اساس تئوری شیرلگ و شیرلگ اصلاح شده می‌باشد و در نهایت، مقادیر استخراج شده از حل با مقادیر بدست آمده از نرم‌افزار عددی انسیس مقایسه شده است. نتایج این پژوهش نشان داد که در مواد مرکبی که مدول الاستیستیت ماتریس پایین‌تر است، مقادیر بدست آمده با حل عددی همپوشانی مناسبی دارد، ولی در حالتی که مدول ماتریس بالا باشد، تئوری شیرلگ اصلاح شده جواب‌های دقیق‌تری نسبت به تئوری شیرلگ می‌دهد. دانیالی [۸]، مقادیر ضریب تمرکز تنش برای اتصال‌های چسبی یکطرفه دو تکلایه و دو چندلایه در حضور ترک را محاسبه نمود. نتایج نشان دادند که وجود ترک، بیشترین تمرکز تنش برشی در لایه چسبی را در همسایگی میانه لبه‌های ترک و بیشترین

## پیشگفتار

ماده مرکب<sup>۱</sup>، بیان گر ترکیب دست‌کم دو ماده متفاوت در مقیاس ماکروسکوپی جهت بدست آمدن ماده جدید می‌باشد. این مواد، از قرار گرفتن یک یا تعداد بیش‌تری فاز ناپیوسته (فیبر<sup>۲</sup>) درون یک فاز پیوسته (ماتریس<sup>۳</sup>) بدست می‌آیند. الیاف (فیبرها) می‌باشد استحکام کششی بسیار بالایی را دارا باشد و به بیان دیگر، بخش اعظم نیرو به وسیله الیاف تحمل شود [۱]. با توجه به کاربرد گسترده اتصال‌های چسبی<sup>۴</sup> مواد مرکب در صنایع گوناگون، مطالعه رفتار این مواد، بویژه در رویارویی با نفایصی مانند سوراخ و ترک از اهمیت بالایی برخوردار است.

در یک سازه از جنس مواد مرکب، هنگامی که ترک یا هرگونه ناپیوستگی در فیبر ایجاد می‌شود، بارهایی که باید به وسیله این فیبر تحمل گردد، از راه ماتریس به فیبر سالم مجاور انتقال می‌باید که این امر تمرکز تنش<sup>۵</sup> در اطراف ناپیوستگی را به همراه خواهد داشت. ندل<sup>۶</sup> و همکاران [۲]، ضریب تمرکز تنش در نزدیکی یک فیبر شکسته شده در یک ماده مرکب تکجهت کربن-اپوکسی<sup>۷</sup> را بررسی کردند. آنالیزهای متقابلن محور آن‌ها نشان داد که ضریب تمرکز تنش برای تمام حالت‌ها در فیبر مجاور، کمتر از عدد ۱/۱۰<sup>۴</sup> پیش‌بینی شده به وسیله هاچپس<sup>۸</sup> می‌باشد. رجبی و همکاران [۳]، اثرات تمرکز تنش در اتصال‌های چسبی تکلبه مواد مرکب را با استفاده از نرم‌افزار آباکوس<sup>۹</sup> بررسی کردند. نتایج ناشی از این مدل‌سازی نشان دادند که تغییرات مهم تنش‌ها در ضخامت لایه چسب و نزدیک به انتهای طول اتصال بوجود می‌آید. وانگ<sup>۱۰</sup> و همکاران [۴]، با استفاده از نتایج آزمایشگاهی و روش تفاضل محدود، توزیع تنش-کرنش در اطراف لبه‌های انتهایی روی هم افتاده شده در یک اتصال تکلبه از جنس مواد مرکب را مورد بررسی قرار دادند.

<sup>1</sup>- Composite

<sup>2</sup>- Fiber

<sup>3</sup>- Matrix

<sup>4</sup>- Adhesive Joints

<sup>5</sup>- Stress concentration

<sup>6</sup>- Nedele

<sup>7</sup>- Carbon-Epoxy

<sup>8</sup>- Hedgepeth

<sup>9</sup>- ABAQUS

<sup>10</sup>- Wang

<sup>11</sup>- Beylergil

<sup>12</sup>- Challita

<sup>13</sup>- Shear-Lag

اتصال چسبی یک سویه می‌باشد. برای این کار، تاثیر شکستگی تعداد متفاوت الیاف، تغییر جنس الیاف، تغییر طول ناحیه چسبی، تغییر ضخامت لایه چسبی، تغییر عرض ماتریس و تغییر محل محاسبه تنش برشی ایجاد شده در چسب، بر رفتار اتصال چسبی بررسی شده است.

### مبانی نظری توزیع تنش گذرا در اتصال چسبی

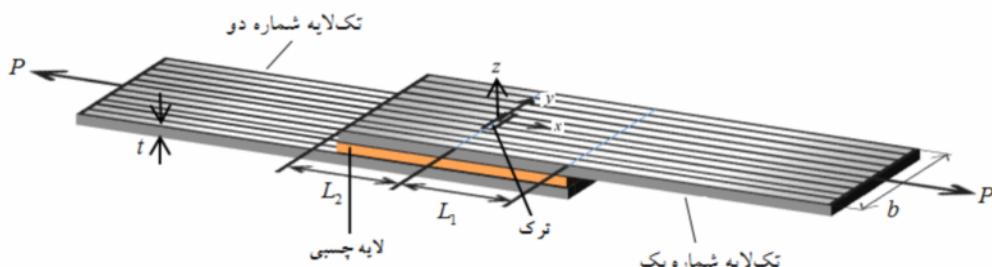
در اتصال چسبی تکلبه تحت کشش، دو تکلایه به‌وسیله یک لایه چسبی بهم اتصال پیدا می‌کند و بار کششی اعمال شده بر لبه‌ها از نوع استاتیکی می‌باشد. از آن جا که این بار اعمال شده از دو سمت در یک راستا قرار ندارد، تنش خمشی ناشی از این ناهمراستایی ایجاد می‌شود که در این پژوهش، از این خمش صرفنظر شده است [۸ و ۴]. در شکل ۱، یک اتصال تکلبه از جنس مواد مرکب مشاهده می‌شود که در آن، دو تکلایه به وسیله لایه چسبی بهم متصل شده‌اند. همان‌گونه که در شکل ۱ مشخص است، گستگی در ناحیه چسبی یکی از تکلایه‌ها و در تکلایه شماره یک ایجاد شده است. در شکل ۲، نمای تغییر شکل یافته دو بعدی اتصال چسبی نشان داده شده است. با استفاده از تعریف تنش برشی، رابطه (۱) برای تنش برشی اعمال شده بر الیاف از طرف لایه چسبی استخراج می‌گردد.

$$\tau_{zx} = G \cdot (\gamma_{zx}) = G \cdot \left( \frac{\partial w}{\partial x} + \frac{\partial u}{\partial z} \right) = G \cdot \frac{\partial u}{\partial z} = G \cdot \frac{u_1 - u_2}{\eta} \quad (1)$$

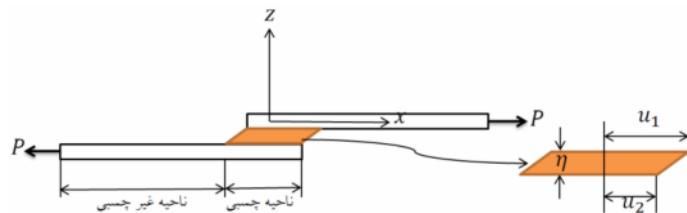
تمرکز تنش کششی در فیبر را در نوک ترک بوجود می‌آورد.

اگر در یک اتصال از جنس مواد مرکب، یک یا تعدادی از الیاف شکسته شود، پس از زمان خاصی اتصال به‌حال تعادل می‌رسد. از لحظه گستته شدن الیاف تا پیش از لحظه ایجاد تعادل در آن، توزیع تنش گذراشی در سازه مورد نظر ایجاد می‌شود. هاچپس [۹]، برای بدست آوردن ضریب تمرکز تنش استاتیکی و دینامیکی در یک تکلایه با ابعاد نامحدود از جنس ماده مرکب، روابطی را بر اساس تئوری شیرلگ استخراج کرد. در ادامه از حل مشابه حل استاتیکی برای حالت دینامیکی استفاده نمود، ولی به‌علت پیچیدگی حل نتوانست معادله‌های را برای بیشتر از سه فیبر شکسته شده حل نماید. میرشکاری [۱۰]، توزیع تنش گذرا در انواعی از مواد مرکب تحت تاثیر ترک را بدست آورد. نتایج نشان داد که با افزایش تعداد فیبر شکسته شده، ضریب تمرکز تنش در ماده مرکب نیز افزایش می‌یابد.

تا کنون، پژوهش‌های صورت گرفته در زمینه تنش گذرا، مربوط به تکلایه مرکب و دارای ابعاد نامحدود می‌باشد. از آنجایی که در این پژوهش‌ها طول نامحدود بوده، فرض بر آن است که ترک یا گستگی الیاف در مرکز ورق رخ می‌دهد و تنها ضریب تمرکز تنش و تنش برشی ایجاد شده در ماتریس بررسی شده است. هدف از این پژوهش، بررسی توزیع تنش برشی گذراشی ایجاد شده بر اثر شکستگی الیاف در تکلایه شماره یک موجود در



شکل ۱- اتصال مواد مرکب تکلبه در حضور لایه چسبی.

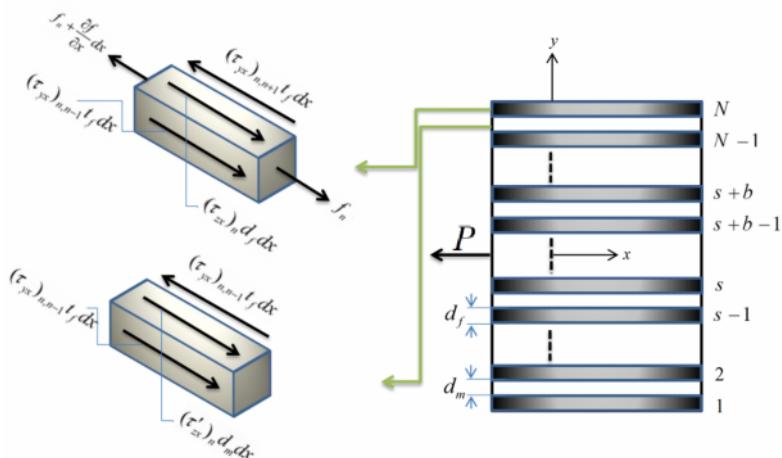


شکل ۲- تصویر اتصال چسبی در صفحه  $x-z$  و مدل تغییر شکل یافته چسب.

می باشد [۸]. در شکل ۳، نمودار جسم آزاد المان فیبر شماره  $n$  و ماتریس بین فیبر شماره  $n-1$  و  $n+1$  در ناحیه چسبی تک لایه شماره یک و دو آورده شده است. گفتنی است که در شکل ۳،  $d_f$ ،  $d_m$ ،  $d_{n-1}$  و  $d_n$  به ترتیب ضخامت فیبر، ضخامت ماتریس و تنش برشی وارد شده به الیاف و ماتریس از سمت لایه چسبی می باشند. تنش برشی اعمال شده از سمت چسب، باعث اعمال یک نیروی برشی بر ماتریس می شود. به دلیل این که با خطی فرض نمودن تغییر مکان در ماتریس، تنش برشی  $\tau_{yx}$  در آن ثابت می شود، لذا این نیرو به صورت مساوی بین دو فیبر متصل به ماتریس تقسیم شده است. در رابطه (۲)، چگونگی انتقال این نیروی برشی بیان شده است.

در جایی که  $G$  مدول برشی لایه چسبی،  $\eta$  ضخامت لایه چسبی،  $w$  تغییر مکان الیاف در راستای محور  $z$ ،  $u_1$  تغییر مکان محوری در تک لایه شماره یک و  $u_2$  تغییر مکان محوری در تک لایه شماره دو می باشد. با توجه به این که مقادیر جابه جایی در راستای  $y$  و  $z$  در مقابل مقادیر جابه جایی در راستای  $x$  ناچیز می باشند، لذا، در این رابطه از تغییرات جابه جایی نقاط در راستای  $z$ ، نسبت به  $x$  صرف نظر شده و تغییر مکان در جهت ضخامت لایه چسبی به صورت خطی در نظر گرفته شده است [۵] و [۸].

**استخراج معادله های حاکم بر ناحیه چسبی**  
هدف از این بخش، استخراج معادله های دیفرانسیل جابه جایی الیاف موجود در تک لایه شماره یک و دو



شکل ۳- نمودار جسم آزاد تک لایه در ناحیه چسبی الف- تک لایه شماره یک، ب- تک لایه شماره دو.

راستای  $x$  برای الیاف ناحیه چسبی تکلایه شماره یک را می‌توان به صورت رابطه (۴) بیان کرد

$$\sum f_x = m \cdot dx \cdot \ddot{u} \Rightarrow f_n + \frac{\partial f_n}{\partial x} \cdot dx + (\tau_{yx})_{n+1,n} \times \quad (4)$$

$t_f \cdot dx - f_n - F_n - (\tau_{yx})_{n,n-1} \cdot t_f \cdot dx = m \cdot dx \cdot \ddot{u}_n$  در رابطه (۴)،  $F_n$ ،  $m$ ،  $t_f$  جرم بر واحد طول الیاف، نیروی معادل وارد شده از سمت لایه چسبی به فیبر شماره  $n$  و ضخامت فیبر در راستای محور  $z$  می‌باشد و  $(\tau_{yx})_{n+1,n}$ ، تنش برشی اعمال شده از سمت ماتریسی است که بین فیبر شماره  $n+1$  و  $n$  قرار دارد.

تنش برشی اعمال شده بر الیاف از سوی ماتریس، با در نظر گرفتن تغییر مکان خطی در آن و نیروی کششی موجود در الیاف با جابه‌جایی محوری آن، به ترتیب از رابطه‌های (۵) و (۶) بدست می‌آید.

$$\tau_{yx} = G_m \cdot (\gamma_{yx}) = G_m \cdot \left( \frac{\partial v}{\partial x} + \frac{\partial u}{\partial y} \right) = G_m \cdot \frac{\partial u}{\partial y} \quad (5)$$

$$f_n = \sigma_n \cdot A_n = E_n \cdot \varepsilon_n \cdot A_n = E_n \cdot A_n \cdot \frac{\partial u}{\partial x} \quad (6)$$

با توجه به این که تغییر مکان در ماتریس خطی فرض شده است، تنش برشی اعمال شده از سوی ماتریسی که بین فیبر شماره  $n+1$  و  $n$  وجود دارد، از رابطه (۷) استخراج می‌گردد.

$$(\tau_{yx})_{n+1,n} = \frac{G_m}{d_m} \cdot (u_{n+1} - u_n) \quad (7)$$

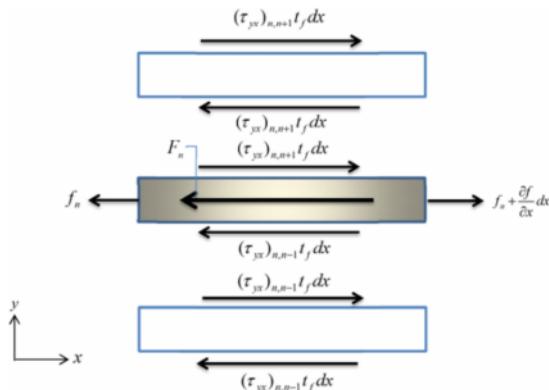
با استفاده از رابطه‌های (۱)، (۳)، (۶) و (۷)، رابطه (۴) (که بیان گر معادله‌های تعادل الیاف در نواحی چسبی تکلایه شماره یک می‌باشد) بر حسب جابه‌جایی‌های الیاف به صورت رابطه (۸) بازنویسی می‌شود.

$$(F_1)_n = \left[ \frac{1}{2}(\tau'_{zx})_n + \frac{1}{2}(\tau'_{zx})_{n-1} \right] \cdot d_m \cdot dx = \\ \frac{G}{\eta} \cdot \left[ \frac{(u'_{n-1} + u'_{n-1})}{2} - \frac{(v'_{n-1} + v'_{n-1})}{2} \right] \cdot d_m \cdot dx = \\ \frac{G}{\eta} \cdot \left[ \frac{1}{2} \left( \frac{(u_n + u_{n-1})}{2} + \frac{(u_n + u_{n+1})}{2} \right) - \right. \\ \left. \frac{1}{2} \left( \frac{(v_n + v_{n-1})}{2} + \frac{(v_n + v_{n+1})}{2} \right) \right] \cdot d_m \cdot dx = \\ \frac{1}{2} \left[ (\tau_{zx})_n + \frac{1}{2}(\tau_{zx})_{n-1} + \frac{1}{2}(\tau_{zx})_{n+1} \right] \cdot d_m \cdot dx \quad (2)$$

در جایی که  $(F_1)_n$ ، معرف نیروی انتقال یافته از ماتریس به فیبر است و  $u_n$ ،  $v_n$  و  $t_f$  به ترتیب جابه‌جایی الیاف و ماتریس شماره  $n$  در تکلایه شماره یک و دو می‌باشد. در روابط بدست آمده، تغییرات جابه‌جایی ماتریس در راستای  $x$ ، نسبت به راستای  $y$  خطی فرض شده است. با توجه به این که تنش برشی ناشی از لایه چسبی در اتصال با فیبر نیروی برابر  $\tau_{zx} \cdot d_f \cdot dx$  به آن وارد می‌کند، لذا نیروی معادل وارد شده از سوی چسب بر فیبر  $n$  را می‌توان از مجموع این نیرو و نیروهای انتقال یافته به صورت رابطه (۳) بدست آورد.

$$F_n = (\tau_{zx})_n \cdot d_f \cdot dx + (F_1)_n \cdot (d_f + \\ \frac{1}{2}d_m) \cdot dx + \frac{1}{4}(\tau_{zx})_{n-1} \cdot d_m \cdot dx + \frac{1}{4}(\tau_{zx})_{n+1} \cdot d_m \cdot dx \quad (3)$$

با اعمال تغییرات مورد نظر در نیروی اعمال شده به فیبر و ماتریس، نیروی برشی اعمال شده از سمت چسب از روی ماتریس‌ها برداشته می‌شود و در نهایت، حالت دو بعدی دیاگرام جسم آزاد فیبر و ماتریس به صورت شکل ۴ بدست می‌آید. با توجه به شکل ۴، معادله‌های تعادل در



شکل ۴- نمودار جسم آزاد فیبر و ماتریس در ناحیه چسبی تکلایه شماره یک پس از انتقال نیرو از ماتریس به فیبر.

همزمان حل شوند. تعداد معادله های بدست آمده برای ناحیه چسبی برابر  $2N$  می باشد.

### ب) بعد سازی معادله های حاکم بر نواحی چسبی

در بی بعد سازی معادله های دیفرانسیل جابه جایی مربوط به ناحیه چسبی، از یک سری پارامترهای بدون بعد استفاده شده که در رابطه های (۱۰) تا (۱۸) معرفی شده است [۸].

$$\xi = \frac{x}{\lambda} \quad (10)$$

$$\tau = \frac{t}{T} \quad (11)$$

$$T = \sqrt{\frac{m}{E_f \cdot A_f}} \cdot \lambda \quad (12)$$

$$F_n = \frac{f}{p} \quad (13)$$

$$\phi_1 = \frac{\lambda^2 \cdot G_m \cdot t_f}{E_f \cdot A_f \cdot d_m} \quad (14)$$

$$\phi_2 = \frac{\lambda^2 \cdot G \cdot d_f}{E_f \cdot A_f \cdot \eta} \quad (15)$$

$$\phi_3 = \frac{\lambda^2 \cdot G \cdot d_m}{4E_f \cdot A_f \cdot \eta} \quad (16)$$

$$\phi_4 = \frac{\lambda^2 \cdot G}{E_f \cdot A_f \cdot \eta} (d_f + 0.5d_m) \quad (17)$$

$$S_{xy} = \frac{E_f \cdot A_f \cdot d_m}{G \cdot p \cdot \lambda} \cdot \tau_{xy} \quad (18)$$

در جایی که  $\xi$ ،  $\tau$  و  $T$  به ترتیب بیان گر مختصه بدون بعد مکانی در جهت الیاف، مختصه بدون بعد زمانی، طول مشخصه و زمان بی بعد شده می باشد. حالت بسته بی بعد شده معادله های حاکم بر ناحیه چسبی به صورت رابطه (۱۹) می باشد.

$$E \cdot W'' - L \cdot W = M \cdot \ddot{W} \quad (19)$$

در جایی که بردار  $W$ ،  $W''$  و  $\ddot{W}$  به ترتیب به صورت رابطه (۲۰) تا (۲۲) تعریف می شوند.

$$W = \{U_1, U_2, \dots, U_N, V_1, V_2, \dots, V_N\}_{2N \times 1} \quad (20)$$

$$W'' = \{U_1'', U_2'', \dots, U_N'', V_1'', V_2'', \dots, V_N''\}_{2N \times 1} \quad (21)$$

$$\ddot{W} = \{\ddot{U}_1, \ddot{U}_2, \dots, \ddot{U}_N, \ddot{V}_1, \ddot{V}_2, \dots, \ddot{V}_N\}_{2N \times 1} \quad (22)$$

$$\begin{aligned} E_n \cdot A_n \cdot \left( \frac{\partial^2 u_n}{\partial x^2} \right) + \frac{G_m \cdot t_f}{d_m} \cdot (u_{n+1} - 2u_n + u_{n-1}) + \\ \frac{G \cdot (d_f + 0.5d_m)}{\eta} \cdot (v_n - u_n) + \frac{1}{4} \frac{G \cdot (d_m)}{\eta} \cdot (v_{n-1} - u_{n-1}) + \\ \frac{1}{4} \frac{G \cdot (d_m)}{\eta} \cdot (v_{n+1} - u_{n+1}) = m \cdot \frac{\partial^2 u_n}{\partial t^2}, \quad 2 \leq n \leq N-1 \\ E_1 \cdot A_1 \cdot \left( \frac{\partial^2 u_1}{\partial x^2} \right) + \frac{G_m \cdot t_f}{d_m} \cdot (u_2 - u_1) + \frac{G \cdot d_f}{\eta} \cdot (v_1 - u_1) + \\ \frac{1}{2} \frac{G}{\eta} \cdot \left( \frac{(v_2 + v_1)}{2} - \frac{(u_2 + u_1)}{2} \right) \cdot d_m = m \cdot \frac{\partial^2 u_1}{\partial t^2} \\ E_N \cdot A_N \cdot \left( \frac{\partial^2 u_N}{\partial x^2} \right) + \frac{G_m \cdot t_f}{d_m} \cdot (u_{N-1} - u_N) + \frac{G \cdot d_f}{\eta} \cdot (v_N - u_N) + \frac{1}{2} \frac{G}{\eta} \cdot \left( \frac{(v_N + v_{N-1})}{2} - \frac{(u_N + u_{N-1})}{2} \right) \cdot d_m = m \cdot \frac{\partial^2 u_N}{\partial t^2} \end{aligned} \quad (8)$$

از آن جایی که دو فیبر لبه آزاد در مجاورت یک ماتریس قرار دارند، لذا معادله دیفرانسیل حاکم بر آن دو، با بقیه فیبرهای موجود در تکلایه متفاوت می باشد. در رابطه (۸)،  $u$  نشان دهنده جابه جایی در راستای  $x$  برای الیاف موجود در تکلایه شماره یک و  $v$  نشان دهنده جابه جایی در راستای  $x$  برای الیاف موجود در تکلایه شماره دو تکلایه شماره دو به صورت رابطه (۹) استخراج می گردد.

$$\begin{aligned} E_n \cdot A_n \cdot \left( \frac{\partial^2 v_n}{\partial x^2} \right) + \frac{G_m \cdot t_f}{d_m} \cdot (v_{n+1} - 2v_n + v_{n-1}) - \\ \frac{G \cdot (0.5d_m + d_f)}{\eta} \cdot (v_n - u_n) - \frac{1}{4} \frac{G \cdot d_m}{\eta} \cdot (v_{n-1} - u_{n-1}) - \frac{1}{4} \frac{G \cdot d_m}{\eta} \cdot (v_{n+1} - u_{n+1}) = m \cdot \frac{\partial^2 v_n}{\partial t^2}, \quad 2 \leq n \leq N-1 \\ E_1 \cdot A_1 \cdot \left( \frac{\partial^2 v_1}{\partial x^2} \right) + \frac{G_m \cdot t_f}{d_m} \cdot (v_2 - v_1) - \frac{G \cdot d_f}{\eta} \cdot (v_1 - u_1) + \\ \frac{1}{2} \frac{G}{\eta} \cdot \left( \frac{(u_2 + u_1)}{2} - \frac{(v_2 + v_1)}{2} \right) \cdot d_m = m \cdot \frac{\partial^2 v_1}{\partial t^2} \\ E_N \cdot A_N \cdot \left( \frac{\partial^2 v_N}{\partial x^2} \right) + \frac{G_m \cdot t_f}{d_m} \cdot (v_{N-1} - v_N) - \\ \frac{G \cdot d_f}{\eta} \cdot (u_N - v_N) + \frac{1}{2} \frac{G}{\eta} \cdot \left( \frac{(u_N + u_{N-1})}{2} - \frac{(v_N + v_{N-1})}{2} \right) \cdot d_m = m \cdot \frac{\partial^2 v_N}{\partial t^2} \end{aligned} \quad (9)$$

در نواحی چسبی، به علت حضور تنش برشی ناشی از چسب، معادله های دیفرانسیل تعادل الیاف در دو تکلایه شماره یک و دو به هم وابسته می باشد و باید به صورت

$$(26) \quad L' = \begin{bmatrix} \phi_1 & -\phi_1 & 0 & 0 & 0 & \cdots & 0 \\ -\phi_1 & 2\phi_1 & -\phi_1 & 0 & 0 & \cdots & 0 \\ 0 & -\phi_1 & 2\phi_1 & -\phi_1 & 0 & \cdots & 0 \\ 0 & \ddots & \ddots & \ddots & \ddots & \ddots & \vdots \\ 0 & \cdots & 0 & -\phi_1 & 2\phi_1 & -\phi_1 & 0 \\ \vdots & 0 & \cdots & 0 & -\phi_1 & 2\phi_1 & -\phi_1 \\ 0 & 0 & 0 & \cdots & 0 & -\phi_1 & \phi_1 \end{bmatrix}_{N \times N}$$

### شرایط اولیه و شرایط مرزی

شرایط اولیه موجود در اتصال چسبی، شامل دو مرحله پیش از گسستگی و لحظه گسستگی الیاف می‌باشد. شرایط اولیه در مرحله پیش از گسستگی به گونه‌ای است که بار در تمام فیبرها برابر  $P$  (بار کششی اعمال شده بر هر فیبر دور از گسستگی است) بوده و حالت بی‌بعد شده این شرط اولیه به صورت رابطه (۲۷) بیان می‌شود.

$$(27) \quad P_n(\xi, 0) = 1$$

شرط اولیه بعدی، لحظه گسسته شدن الیاف است که در این لحظه، هر فیبر در حالت سکون قرار دارد و سرعت لحظه‌ای آن به صورت رابطه (۲۸) برابر صفر در نظر گرفته می‌شود.

$$(28) \quad \frac{\partial U_n}{\partial \tau}(\xi, 0) = 0$$

شرایط مرزی، مربوط به لحظه پس از گسسته شدن الیاف است که برای الیاف سالم و شکسته شده دو شرط کاملاً مجزا برقرار می‌باشد. در الیاف گسسته شده، شرایط مرزی به گونه‌ای است که نیروی اعمال شده بر آن‌ها در محل گسستگی برابر صفر می‌باشد و به صورت رابطه (۲۹) بیان می‌شود.

$$(29) \quad (s \leq n \leq s+b-1) \quad P_n(0, \tau) = 0$$

در رابطه (۲۹)، گسستگی از فیبر شماره  $s$  شروع شده و تعداد الیاف گسسته شده برابر  $b$  می‌باشد. در الیاف سالم، شرایط متفاوت است. با توجه به آن که بار بی‌بعد شده در لبه سمت راست برابر یک و در لبه سمت چپ برابر صفر می‌باشد، با استفاده از فرم تفاضل پیشرو در لبه اعمال بار و فرم تفاضل پیشرو در لبه آزاد، جابه‌جایی اولیه الیاف سالم در نقطه‌ای هم‌طول با محل گسستگی، بدست می‌آید.

ماتریس‌های  $M$  و  $E$  موجود در رابطه (۱۹) ماتریس‌های واحد به ابعاد  $2N \times 2N$  می‌باشند. با توجه به الگوریتم متفاوت الیاف گوشش با بقیه الیاف، با نوشتن سه جمله نخست برای هر تک‌لایه، ماتریس  $L$  به صورت رابطه (۲۳) بدست می‌آید.

$$(23) \quad L = \begin{bmatrix} L_1 & L_2 \\ L_3 & L_4 \end{bmatrix}$$

$$(23\text{-ب}) \quad L_1 = L_4 = \begin{bmatrix} \phi_1 + \phi_2 + \phi_3 & -\phi_1 + \phi_3 & 0 & \cdots & 0 \\ -\phi_1 + \phi_3 & 2\phi_1 + \phi_4 & \ddots & \ddots & \vdots \\ 0 & \ddots & \ddots & \ddots & 0 \\ 0 & 0 & \ddots & 2\phi_1 + \phi_4 & -\phi_1 + \phi_3 \\ 0 & \cdots & 0 & -\phi_1 + \phi_3 & \phi_1 + \phi_2 + \phi_3 \end{bmatrix}_{N \times N}$$

$$(23\text{-پ}) \quad L_2 = L_3 = \begin{bmatrix} -\phi_2 - \phi_3 & -\phi_3 & 0 & \cdots & 0 \\ -\phi_3 & -\phi_4 & \ddots & 0 & \vdots \\ 0 & \ddots & \ddots & \ddots & 0 \\ \vdots & 0 & \ddots & -\phi_4 & -\phi_3 \\ 0 & \cdots & 0 & -\phi_3 & -\phi_2 - \phi_3 \end{bmatrix}_{N \times N}$$

در جایی که  $L_1$  تا  $L_4$  هر کدام ماتریس  $N \times N$  می‌باشد و به صورت زیر تعریف می‌شوند.

### استخراج معادله‌های حاکم بر نواحی غیرچسبی

در نواحی غیرچسبی، تنش برشی ناشی از چسب وجود ندارد و از آن جایی که این تنش برشی جابه‌جایی الیاف تک‌لایه شماره یک و دو را بهم مرتبط می‌سازد، لذا در این ناحیه، حل معادله‌های دیفرانسیل جابه‌جایی دو تک‌لایه از هم مستقل می‌باشد. با روندی مشابه ناحیه چسبی، فرم بسته و بی‌بعد شده معادله‌های تعادل تک‌لایه شماره یک و دو، به صورت بهتر ترتیب رابطه‌های (۲۴) و (۲۵) آورده شده است.

$$(24) \quad E' \cdot U'' - L' \cdot U = M' \cdot \ddot{U}$$

$$(25) \quad E' \cdot V'' - L' \cdot V = M' \cdot \ddot{V}$$

در جایی که ماتریس‌های  $E'$  و  $M'$ ، ماتریس‌های واحد به ابعاد  $N \times N$  می‌باشند. با استفاده از پارامترهای بی‌بعد معرفی شده، ماتریس  $L'$  از رابطه (۲۶) بدست می‌آید.

با استفاده از شرایط اولیه و شرایط مرزی، مقدار جابه جایی الیاف در گام مکانی نخست از روابط (۳۳) و (۳۴) بدست می آید.

$$\begin{aligned} W_n^{1,j+1} = & -\frac{(\Delta\tau)^2}{M_{n,n}} \sum_{k=1}^{2N} L_{n,k} \cdot W_k^{1,j} + 2(1 - \\ & \left( \frac{\Delta\tau}{\Delta\xi} \right)^2 \cdot \left( \frac{E_{n,n}}{M_{n,n}} \right)) \cdot W_n^{1,j} + \left( \frac{\Delta\tau}{\Delta\xi} \right)^2 \cdot \left( \frac{E_{n,n}}{M_{n,n}} \right) \times \\ & (W_n^{2,j} + W_n^{0,j}) - W_n^{1,j-1} \\ n > s + b - 1 & \quad (1 \leq j \leq S_t) \end{aligned} \quad (33)$$

در جایی که  $S_t$  تعداد گامهای زمانی می باشد.

با استفاده از رابطه های (۳۱) و (۳۲)، مقادیر جابه جایی در دو مرحله زمانی نخست بدست می آید. برای محاسبه مقادیر جابه جایی از مرحله زمانی سوم به بعد، اگر  $i = 1$  باشد، از رابطه های (۳۳) و (۳۴) و در غیر این صورت، مقادیر جابه جایی الیاف از رابطه (۳۰) بدست می آید. بردارهای جابه جایی ناحیه غیر چسبی تکلایه شماره یک و دو نیز مشابه روند ناحیه چسبی استخراج می شود.

### محاسبه ضریب تمرکز تنش و تنش برشی

تمرکز تنش در مواد مرکب، به صورت نسبت بار در نخستین فیبر سالم پس از فیبرهای گسسته شده در محل ایجاد ناپیوستگی ( $P_{f_n+b_r}^{(1,j)}$ ، به بار در همان فیبر و در فاصله ای دور از محل ناپیوستگی (در حالت بی بعد شده برابر یک می باشد) تعریف می شود و فرم بی بعد شده آن به صورت رابطه (۳۵) بیان می گردد [۱۰].

$$K_r = P_{f_n+b_r}^{(1,j)} = \frac{\partial U_{f_n+b_r}^{(1,j)}}{\partial \xi} = \frac{U_{f_n+b_r}^{(2,j)} - U_{f_n+b_r}^{(1,j)}}{\Delta\xi} \quad (35)$$

در رابطه (۳۵)، اندیس  $f_n + b_r$  بیان گر شماره فیبر مورد نظر می باشد.

فرم بی بعد شده تنش برشی در ماتریسی که الیاف بالا و پایین آن سالم است و پیش از الیاف گسسته شده قرار دارد، از رابطه (۳۶) محاسبه می شود.

$$S_{xy} = U_{f_n-1}^{(2,j)} - U_{f_n-2}^{(2,j)} \quad (36)$$

برای محاسبه تنش برشی ایجاد شده در چسب، از نقاط هم طول دو فیبر نظیر در تکلایه شماره یک و دو به صورت رابطه (۳۷) استفاده می شود.

### حل معادله های دیفرانسیل حاکم

همان گونه که از رابطه های (۱۹)، (۲۴) و (۲۵) مشخص است، معادله دیفرانسیل جابه جایی الیاف از مرتبه دوم با دو متغیر می باشد. برای حل معادله دیفرانسیل بدست آمده، از روش تفاضل محدود صریح استفاده می شود [۱۱]. با توجه به آن که مقادیر جابه جایی افزون بر مکان، به زمان نیز وابسته می باشد، در حالت کلی بردار جابه جایی الیاف به صورت  $u_n^{i,j}$  بیان شده است که در این عبارت، زیرنویس  $n$  بیان گر شماره فیبر و بالاترین های  $i$  و  $j$  رتبه ترتیب بیان گر شماره قسمت های گام مکانی و گام زمانی می باشد [۱۲].

در ناحیه چسبی، از آنجا که جابه جایی دو تکلایه به هم وابسته می باشد، لذا معادله های دیفرانسیل باید به صورت همزمان حل شود. برای حل معادله های دیفرانسیل، ناحیه چسبی به دو بخش مجزای سمت راست و سمت چپ ناپیوستگی تقسیم شده است که در نهایت، با اعمال شرایط مرزی موجود در محل گستته شدن الیاف، جابه جایی ناحیه چسبی دو تکلایه در قالب بردار  $W$  بدست می آید. با در نظر گرفتن فرم تفاضل مرکزی برای مشتق دوم مکانی و زمانی، رابطه (۱۹) به صورت رابطه (۳۰) برای محاسبه مقدار جابه جایی در مقطع زمانی جدید بیان می شود.

$$\begin{aligned} W_n^{i,j+1} = & -\frac{(\Delta\tau)^2}{M_{n,n}} \sum_{k=1}^{2N} L_{n,k} \cdot W_k^{i,j} + 2(1 - \\ & \left( \frac{\Delta\tau}{\Delta\xi} \right)^2 \cdot \left( \frac{E_{n,n}}{M_{n,n}} \right)) \cdot W_n^{i,j} + \left( \frac{\Delta\tau}{\Delta\xi} \right)^2 \cdot \left( \frac{E_{n,n}}{M_{n,n}} \right) \times \\ & (W_n^{i+1,j} + W_n^{i-1,j}) - W_n^{i,j-1} \end{aligned} \quad (30)$$

برای محاسبه  $W_n^{i,j}$  و  $W_n^{i,j-1}$  از شرایط اولیه و برای محاسبه  $W_n^{i-1,j}$  از شرایط مرزی استفاده می شود. با در نظر گرفتن این شرایط، بردار جابه جایی در گام مکانی نخست و دوم به ترتیب به صورت رابطه های (۳۱) و (۳۲) بدست می آید.

$$\begin{aligned} W_n^{2,1} = & W_n^{1,1} + \Delta\xi, \dots, W_n^{2N,1} = W_n^{2N-1,1} + \Delta\xi \\ 1 \leq n \leq 2N \end{aligned} \quad (31)$$

$$W_n^{i,2} = W_n^{i,1} \quad 1 \leq n \leq 2N \quad (32)$$

### جدول ۳- نتایج مربوط به تک لایه با گسستگی در میان ورق.

روش	اختلاف استاتیکی [۹]	ضریب تمرکز تنش	مقدار همگرا شده	ضریب تمرکز تنش	مقدار دینامیکی	تعداد شکسته شده
%۰/۷۵	۱/۳۳	۱/۳۴	۱/۵۵	۱		
%۰/۵۴	۱/۸۳	۱/۸۲	۲/۰۶	۳		
%۰/۴۵	۲/۲۲	۲/۲۱	۲/۴۰	۵		
%۰/۷۸	۲/۵۵	۲/۵۳	۲/۷۷	۷		
%۰/۷۱	۲/۸۴	۲/۸۲	۳/۰۸	۹		

همان گونه که از جدول ۳ مشخص است، مقادیر ضریب تمرکز تنش همگرا شده به مقدار شایان توجهی با مقادیر ضریب تمرکز تنش استاتیکی استخراج شده از مرجع [۹] همپوشانی دارد که این نتیجه تاییدی بر صحت روش عددی استفاده شده در این پژوهش می‌باشد. در شکل ۵، برای نشان دادن دقت حل، زمان بی بعد شده سی واحد در نظر گرفته شده است. از آنجا که در برخی از شکل‌های رسم شده در بخش‌های بعد، اختلاف بین نمودارها ناچیز می‌باشد، لذا برای وضوح بیشتر در سایر نمودارها، زمان بی بعد شده برابر پانزده واحد در نظر گرفته شده است. گفتنی است که در تمام نمودارها، اندیس نشان‌دهنده مرحله مکانی (i) و مرحله زمانی (j) به ترتیب ۱ و ۰/۱۵ در نظر گرفته شده است.

یکی از پارامترهای مهم در اتصال‌های چسبی، تعیین مقادیر تنش برشی می‌باشد. در شکل ۶، مقادیر تنش برشی بی بعد ایجاد شده در ماتریس بهازای تعداد متفاوت الیاف گسسته شده در مرکز ناحیه چسبی آورده شده است. همان گونه که مشخص است، با افزایش تعداد الیاف گسسته شده، مقادیر تنش برشی ایجاد شده در ماتریس نیز افزایش می‌یابد. در شکل ۷، مقادیر تنش برشی ایجاد شده در چسب بهازای تعداد متفاوت الیاف شکسته شده در مرکز ناحیه چسبی نشان داده شده است. برای محاسبه تنش برشی در چسب، از جایگذاری مقادیر جدول ۱ و جدول ۲ در رابطه (۳۷) استفاده شده است. همانند تنش برشی ایجاد شده در ماتریس، با افزایش تعداد الیاف گسسته شده، تنش برشی ایجاد شده در چسب نیز افزایش می‌یابد.

$$S'_{xy} = U_{f_n}^{(2,j)} - V_{f_n}^{(2,j)} \quad (37)$$

### نتایج

محاسبه ضریب تمرکز تنش و تنش برشی در اتصال چسبی، نیازمند مقادیر خواص ماده مرکب و چسب است که در این پژوهش، ماده مرکب مورد نظر دارای فیبری از جنس شیشه و ماتریسی از جنس اپوکسی است و از مقادیر جدول ۱ برای استخراج نمودارها استفاده شده است. در مدل‌سازی تک لایه و اتصال، هندسه‌ای در نظر گرفته شده که مشخصات آن در جدول ۲ آمده است.

### جدول ۱- خواص مکانیکی ماده مرکب و چسب

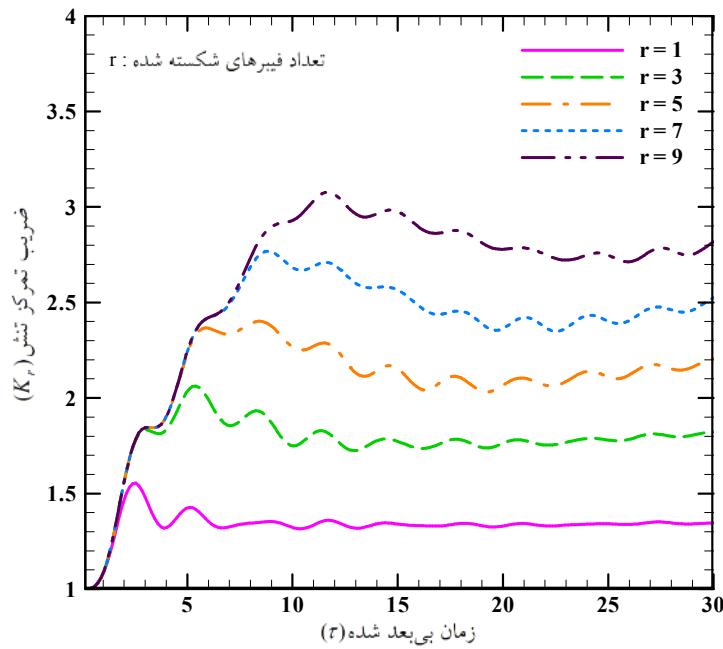
استفاده شده [۴].

نوع ماده	ماده	مدول الاستیسیته (GPa)
فیبر	شیشه	۷۴
ماتریس	اپوکسی	۱/۲۸
چسب	فولیک اپوکسی	۱/۱۱

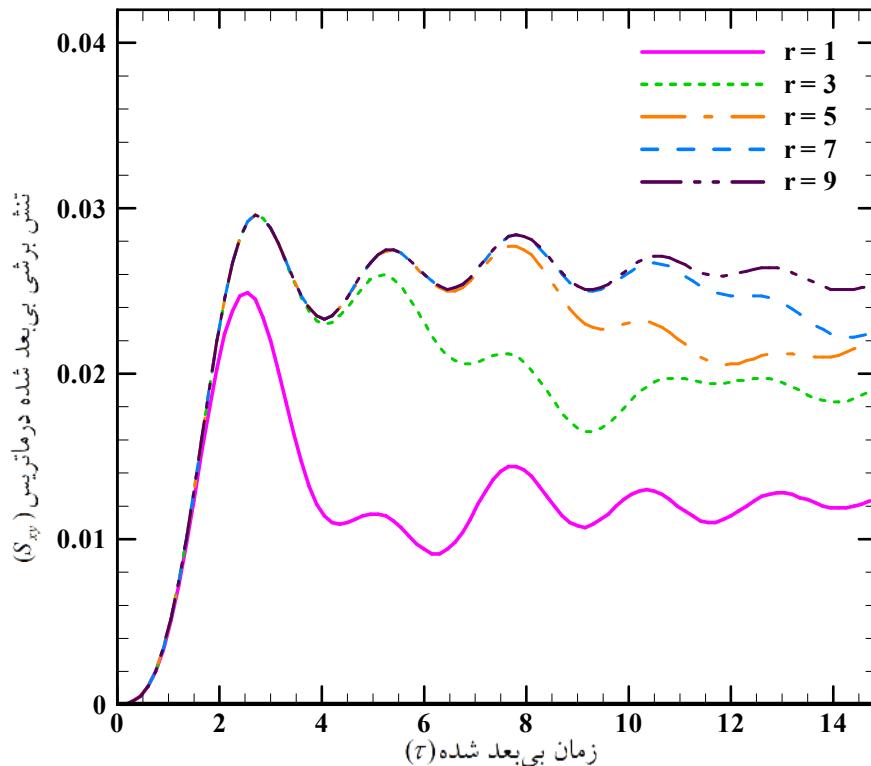
### جدول ۲- مشخصات هندسی ماده مرکب مورد نظر

مشخصات	اندازه
طول هر ورق	۲۵۰ میلی‌متر
طول ناحیه همپوشانی	۵۰ میلی‌متر
ضخامت لایه	۰/۱ میلی‌متر
ضخامت چسب	۰/۱ میلی‌متر
عرض فیبر و ماتریس	۰/۱ میلی‌متر
تعداد الیاف موجود در هر تک لایه	۲۵ عدد
بار اعمال شده بهر چسب شونده	۱۰۰ نیوتن

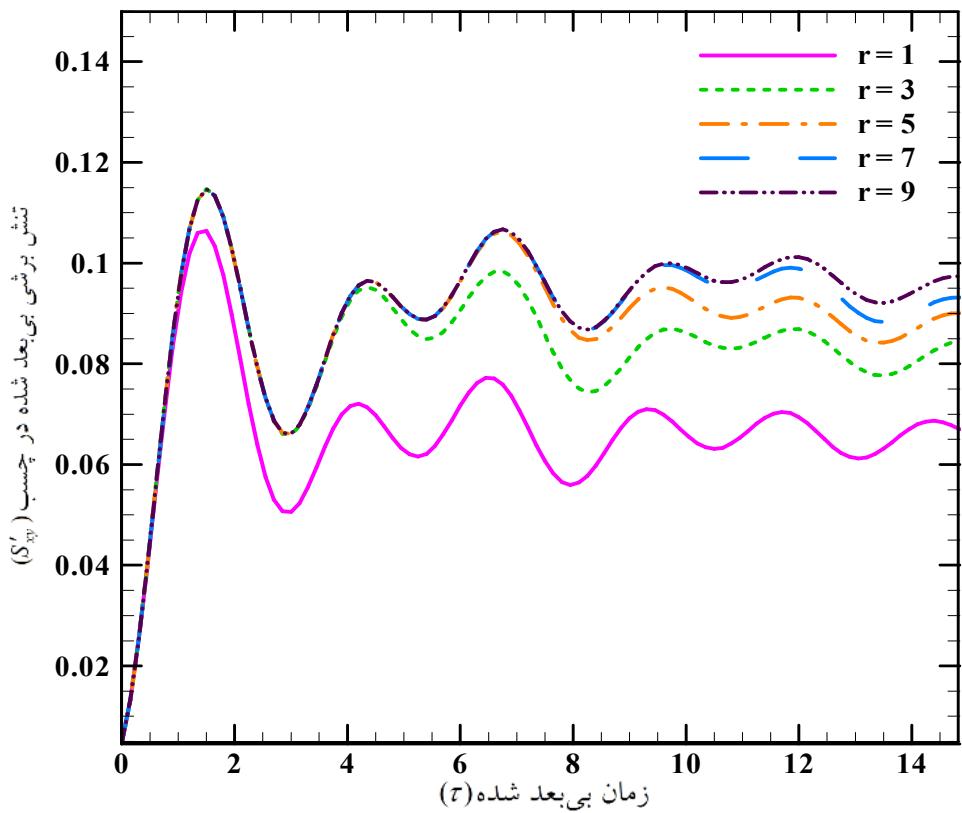
از آنجا که در مرجع [۹]، مقادیر ضریب تمرکز تنش استاتیکی، برای حالتی که گسستگی در وسط یک تک لایه مرکب ایجاد شده وجود دارد، لذا برای صحت روش حل، در ابتدا نتایج مربوط به این حالت بررسی شده است. در شکل ۵، نمودار ضریب تمرکز تنش بر حسب زمان برای حالتی که گسستگی الیاف از وسط تک لایه مرکب شروع شده، ترسیم گردیده است. در جدول ۳، ضریب تمرکز تنش استاتیکی و دینامیکی (بیشینه مقدار ضریب تمرکز تنش) بدست آمده از شکل ۵ آورده شده است.



شکل ۵- نمودار ضریب تمرکز تنش بر حسب زمان در تک لایه، برای حالت گستینگی در میان ورق.



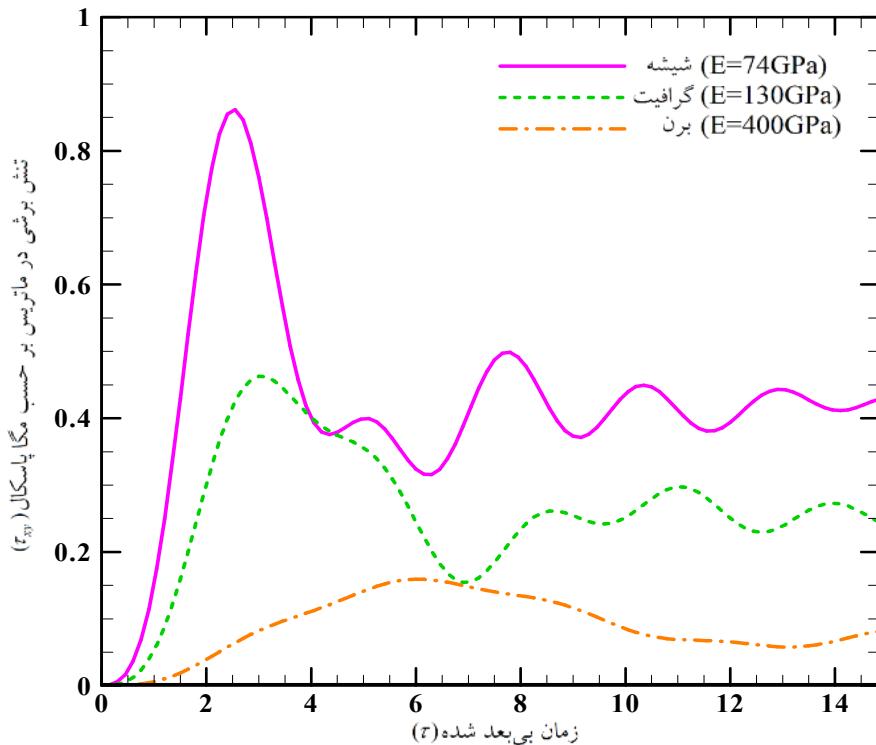
شکل ۶- نمودار تنش برشی ایجاد شده در ماتریس به ازای شکستن تعداد متفاوت الیاف.



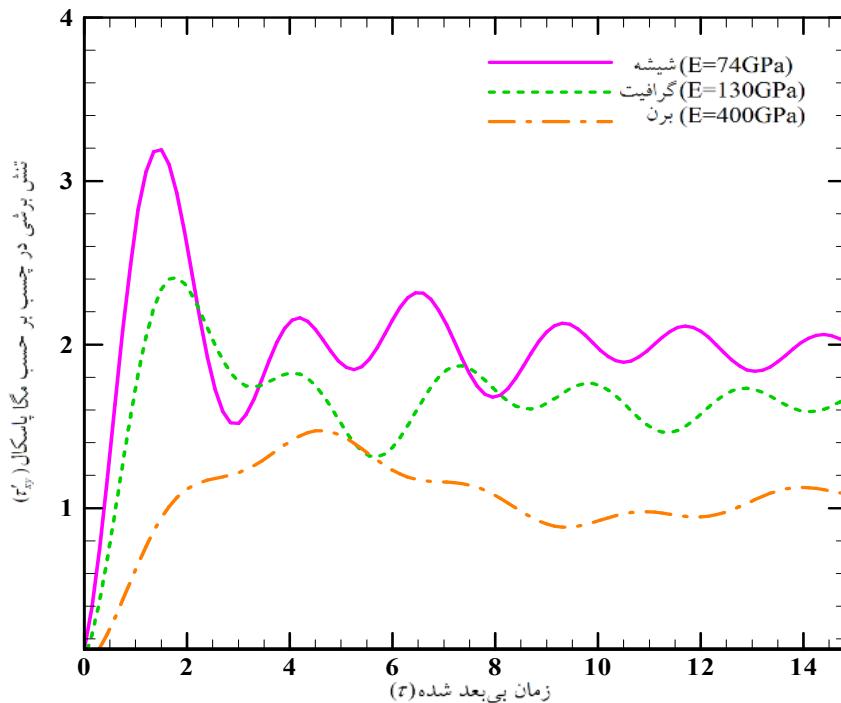
شکل ۷-نمودار تنش برشی ایجاد شده در چسب بهازی شکستن تعداد متفاوت الیاف.

است. در این شکل‌ها، تنש برشی بر حسب زمان برای سه نوع فیبر از جنس شیشه، گرافیت و برن ترسیم شده است.

تائیر تغییر جنس الیاف، یکی از پارامترهای تائیرگذار بر تنش برشی ایجاد شده در ماتریس و چسب بوده که تاثیرات آن به ترتیب در شکل ۸ و شکل ۹ نشان داده شده



شکل ۸- نمودار تاثیر تغییر جنس الیاف در تنش برشی بر حسب زمان در ماتریس.



شکل ۹- نمودار تاثیر تغییر جنس الیاف در تنش برشی بر حسب زمان در چسب.

و ۲ استخراج شده است. مقادیر بیشینه تنش برشی به‌ازای الیاف از جنس شیشه، گرافیت و بر در جدول ۴ آورده شده است. با افزایش مدول الاستیسیته الیاف، مدول الاستیسیته کلی ماده مرکب افزایش پیدا می‌کند. در اثر

گفتگی است که در همه حالات، تعداد الیاف شکسته شده یک عدد و محل گستاخی در مرکز تاکیه چسبی و در فیبر شماره سیزده می‌باشد. نمودار تنش برشی با استفاده از رابطه (۱۸) و مقادیر موجود در جدول‌های ۱

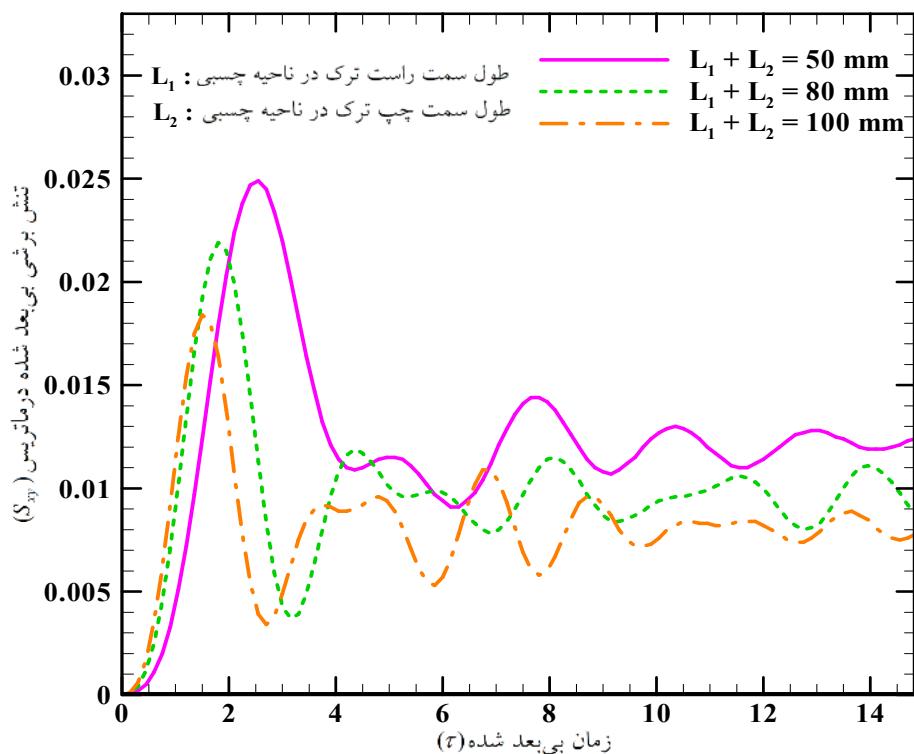
پرداخته شده است. هدف از این بخش، بررسی تاثیر طول ناحیه چسبی بر تنش برشی ایجاد شده در ماتریس و چسب می‌باشد. برای این کار، نمودار تنش برشی ایجاد شده در ماتریس و چسب، در حالتی که طول ناحیه چسبی ۵، ۸ و ۱۰ سانتی‌متر در نظر گرفته شده، به ترتیب در شکل‌های ۱۰ و ۱۱ نشان داده شده است.

افزایش مدول الاستیسیته ماده مرکب، انتظار رفته که سازه کامپوزیتی استحکام بیشتری پیدا کرده و مقادیر تنش برشی ایجاد شده در ماتریس و چسب و نیز مقدار شوک وارد شده به سازه (بیشینه مقدار تنش برشی) کاهش یابد که مقادیر موجود در جدول ۴ و شکل‌های ۸ و ۹ این موضوع را تایید می‌کند.

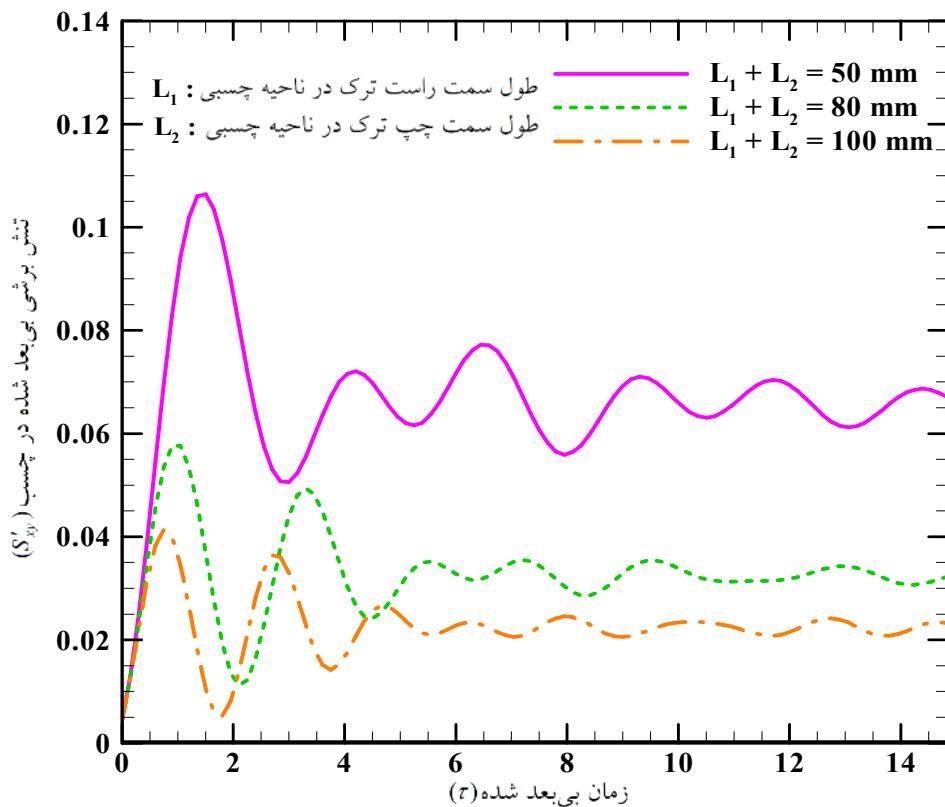
یکی از پارامترهای مهم در توزیع تنش اتصال، تغییر طول ناحیه چسبی می‌باشد که در این بخش، به آن

**جدول -۴- مقادیر بیشینه تنش برشی بهازای سه فیبر مورد نظر.**

بیشینه تنش برشی در ماتریس (مگا پاسکال)	بیشینه تنش برشی در چسب (مگا پاسکال)	نوع الیاف
۳/۱۹۲	۰/۸۶۲	شیشه
۲/۴۰۹	۰/۴۶۳	گرافیت
۱/۴۷۴	۰/۱۵۹	بر



**شکل -۱۰- نمودار تاثیر تغییر طول ناحیه چسبی بر تنش برشی در ماتریس.**



شکل ۱۱- نمودار تاثیر تغییر طول ناحیه چسبی بر تنش برشی در چسب.

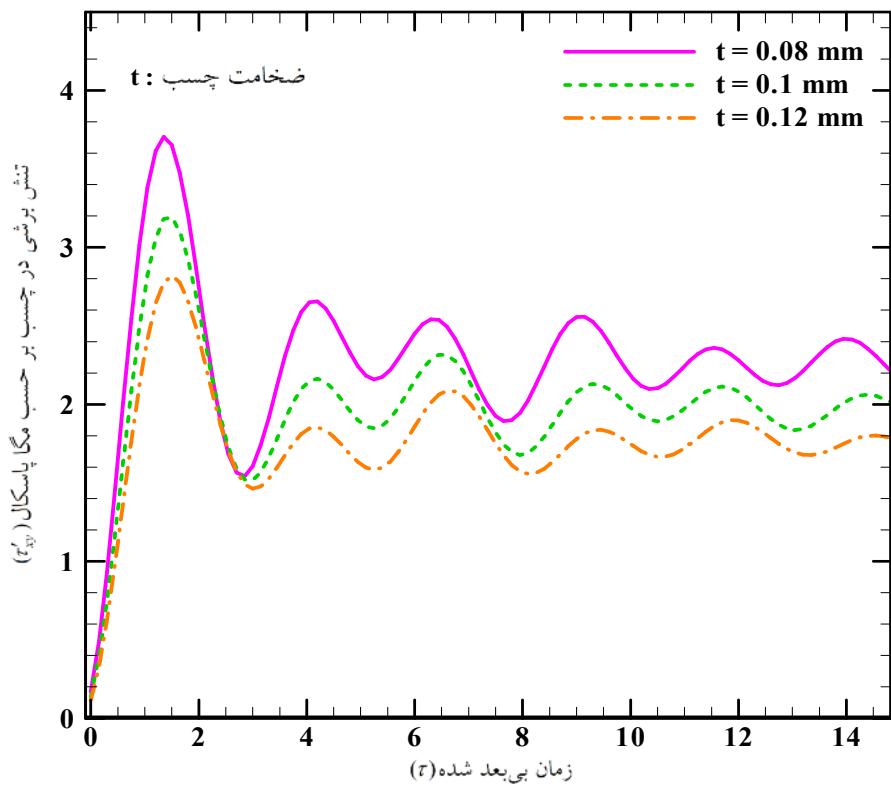
می باشد. انتظار می رود که با افزایش ضخامت این لایه، مقدار تنش برشی ایجاد شده در چسب کاهش یابد که شکل ۱۲ این تغییرات را نشان می دهد.

یکی دیگر از پارامترهای موثر بر تغییر تنش برشی ایجاد شده در مواد مرکب، تغییر فاصله بین الیاف (عرض ماتریس) بوده که در این بخش، تأثیرات آن مورد بررسی قرار گرفته است. در شکل ۱۳ و ۱۴، به ترتیب تأثیر تغییر عرض ماتریس بر نمودار تنش برشی ایجاد شده در ماتریس و چسب برای حالتی که شروع شکستگی الیاف از فیبر شماره سیزده باشد، نشان داده شده است.

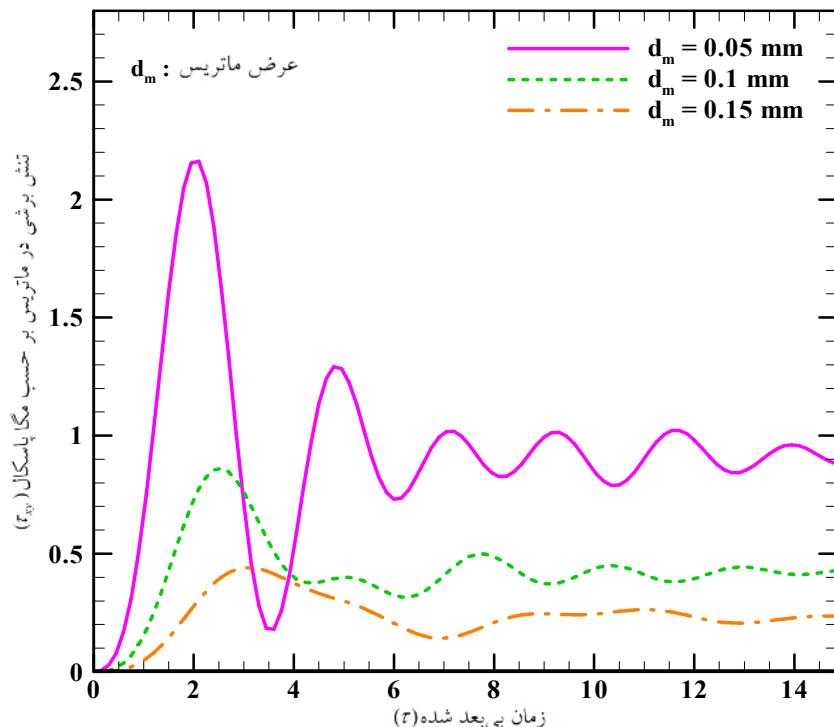
با افزایش ناحیه چسبی، جابه جایی الیاف کمتر می شود و در نتیجه، انتظار می رود که ضربی تمرکز تنش و در نتیجه، تنش برشی ایجاد شده در ماتریس و چسب نیز کاهش یابد. بر این اساس، نتایج بدست آمده از شکل های ۱۳ و ۱۴ منطقی می باشد.

گفتنی است که در هر سه حالت، طول گیستگی ثابت در نظر گرفته شده و تعداد الیاف شکسته یک عدد فرض شده است. از آنجایی که با افزایش طول ناحیه چسبی، طول بیشتری از الیاف با چسب در ارتباط است، لذا مقدار بیشتری از بار اعمال شده به الیاف به وسیله چسب جذب می شود و در نتیجه، با افزایش طول ناحیه چسبی، مقدار بار اعمال شده به فیبر، جابه جایی و در نتیجه تنش برشی ایجاد شده در ماتریس و چسب کاهش یافته که نمودارهای استخراج شده در شکل های ۱۰ و ۱۱ گویای این موضوع می باشد.

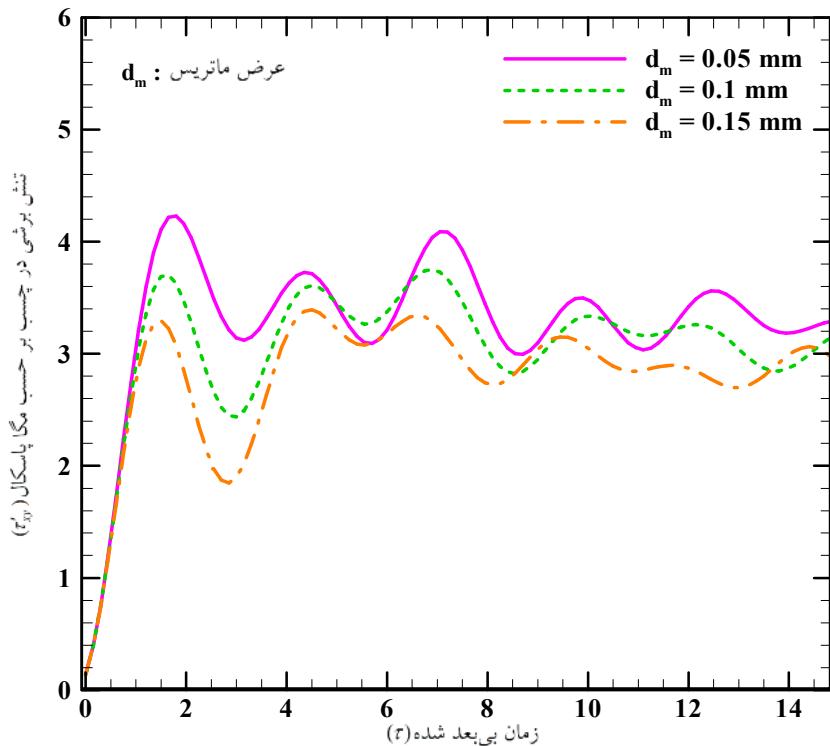
هدف از این بخش، بررسی تاثیر تغییر مقدار ضخامت لایه چسبی در تنش برشی ایجاد شده در چسب می باشد. در شکل ۱۲، نمودار تنش برشی بوجود آمده در چسب بر حسب زمان برای سه ضخامت متفاوت لایه چسبی با مقادیر ۰/۰۸، ۰/۰۱ و ۰/۱۲ میلی متر نشان داده شده است. از رابطه (۱) مشخص است که بین مقدار تنش برشی در چسب و ضخامت لایه چسبی رابطه عکس برقرار



شکل ۱۲- نمودار تاثیر تغییر ضخامت لایه چسبی بر تنش برشی ایجاد شده در چسب.



شکل ۱۳- نمودار تاثیر تغییر عرض ماتریس بر تنش برشی ایجاد شده در ماتریس.



شکل ۱۴- نمودار تاثیر تغییر عرض ماتریس بر تنش برشی ایجاد شده در چسب.

### نتیجه‌گیری

در این پژوهش، توزیع تنش برشی گذراي ناشی از شکسته شدن الیاف در اتصال چسبی تکلبه بررسی شده است. نتایج بدست آمده از این پژوهش دربرگیرنده موردهای زیر است:

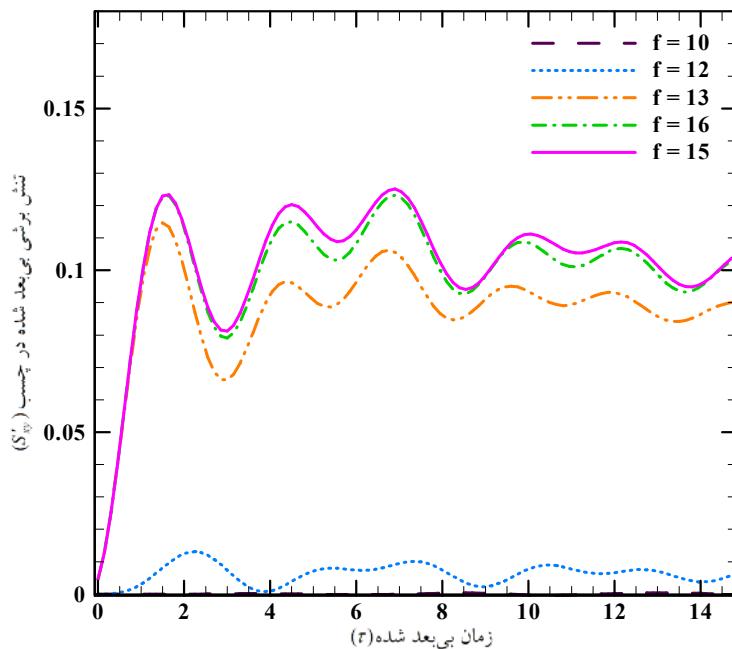
از نمودارهای بدست آمده از بخش نتایج می‌توان دریافت که اثر دینامیکی شکست الیاف بر تمرکز تنش و توزیع تنش برشی ایجاد شده در ماده مرکب قابل ملاحظه است.

- با توجه به حضور چسب در اتصال کامپوزیتی و همچنین، پیوند میان الیاف و ماتریس، مشاهده شده که پس از مدت زمان خاصی، نوسان‌های تنشی از بین رفته و مقادیر تنش به عدد ثابتی همگرا می‌شود.

- جنس الیاف، تاثیر زیادی بر تنش برشی ایجاد شده در ماتریس و چسب دارد. هر چه مقدار مدول الیاف بیشتر شود، مقدار شوک واردہ به اتصال چسبی (بیشینه مقدار تنش برشی در ماتریس و چسب) کمتر خواهد شد. بیشینه مقدار تنش برشی ایجاد شده در ماتریس و چسب

در بخش‌های گذشته، برای محاسبه تنش برشی ایجاد شده در چسب، از رابطه (۳۷) استفاده شده است. اکنون هدف از این بخش، بررسی مقادیر تنش برشی ایجاد شده در چسب به‌ازای جابه‌جایی محل محاسبه آن در زیر ترک (محل ناپیوستگی الیاف) و ناحیه دور از ترک می‌باشد. در شکل ۱۵، یک اتصال از جنس مواد مرکب با گسستگی ایجاد شده در مرکز ناحیه چسبی برای پنج فیبر شکسته نشان داده شده است.

شروع گسستگی از فیبر شماره سیزده می‌باشد و  $\sigma_f$ ، بیان‌گر شماره فیبری از تکلایه شماره یک بوده که تنش برشی در زیر آن محاسبه شده است. از نمودارهای بدست آمده از شکل ۱۵ می‌توان دریافت که در ناحیه زیر الیاف دور از ترک (گسستگی الیاف)، مقادیر تنش برشی ایجاد شده در لایه چسبی نسبت به ناحیه زیر الیاف گستته شده ناچیز می‌باشد. بیشترین مقدار تنش برشی در چسب، در زیر فیبر وسط الیاف شکسته شده (در این مثال فیبر شماره پانزده) ایجاد می‌شود و هر قدر از این فیبر فاصله گرفته شود، مقدار تنش برشی زیر آن نیز کاهش می‌پابد.



شکل ۱۵- نمودار تاثیر تغییر مکان محاسبه تنش برشی ایجاد شده در چسب.

و  $0/463$  و برای چسب  $3/192$  و  $2/409$  مگا پاسکال می باشد.

- با افزایش طول ناحیه چسبی، مقدار بیشتری از الیاف با چسب درگیر شده و امکان جابه جایی الیاف کمتر می شود. با کاهش مقادیر جابه جایی، تنش برشی ایجاد شده در ماتریس و چسب نیز کاهش می باید.
- بیشترین مقدار تنش برشی در چسب، در زیر فیبر وسط الیاف شکسته شده ایجاد می شود و هر قدر از این فیبر فاصله گرفته شود، مقدار تنش برشی زیر آن نیز کاهش می باید.

در حضور الیاف از جنس برن با مدول  $400$  گیگا پاسکال، به ترتیب  $0/159$  و  $1/474$  مگا پاسکال بوده و این در حالی است که در حضور الیاف از جنس شیشه با مدول  $74$  گیگا پاسکال، مقادیر بیشینه تنش برشی در ماتریس و چسب، به ترتیب  $0/862$  و  $3/192$  مگا پاسکال می باشد.

با افزایش مدول الاستیسیته الیاف، مدول الاستیسیته کلی ماده مرکب افزایش پیدا می کند. در اثر افزایش مدول الاستیسیته ماده مرکب، مقدار تنش برشی ایجاد شده در ماتریس و چسب کاهش می باید، به گونه ای که بیشینه تنش برشی با الیاف از جنس شیشه ( $E = 74 \text{ GPa}$ ) و گرافیت ( $E = 130 \text{ GPa}$ ), به ترتیب برای ماتریس  $0/861$

## References

- سید محسن محسنی شکیب، "مکانیک سازه های مرکب"، دانشگاه جامع امام حسین (ع)، موسسه چاپ و انتشارات، ۱۳۸۹
- 2- M. R. Nedele and M. R. Wisnom,"Stress concentration factors Around a Broken Fiber in a Unidirectional Carbon Fiber-Reinforced Epoxy", Institute of Structures and Design, Vol 25, pp. 549–557, 1994.
- 3- ایرج رجبی، فرهاد رحیمی، کامبیز بخشنده، "اثرات تمرکز تنش در اتصالات چسبی یکلبه کامپوزیتی"، چهاردهمین کنفرانس سالانه مهندسی مکانیک، دانشگاه صنعتی اصفهان، اردیبهشت ۱۳۸۵
- 4-Z.Y. Wang, L. Wang, H. Deng and J.W. Tong,"An Investigation on Strain/Stress Distribution Around the Overlap End of Laminated Composite Single-Lap Joints", Composite Structures, Vol89, pp. 589–595, 2009.
- 5-B. Beylergil, Y. Cunedioglu and A. Aktas,"Experimental and Numerical Analysis of Single Lap Composite Joints with Inter-Adherend Fibers", Composite Part B, Vol 42, pp. 1885–1896, 2011.

- 6-G. Challita and R. Othman, "Analytical Model of the Double-Lap Bonded Joints Response to Harmonic Loads", Composite Part B, Vol 42, pp. 1885–1896, 2011.
- 7-هاشم موسوی تبار، "تحلیل تنش اتصالات چسبی کامپوزیتی"، پایان نامه کارشناسی ارشد، دانشگاه شهید چمران اهواز، اهواز، شهریور ۱۳۸۸.
- 8-مجید دانیالی، "بررسی تمرکز تنش ناشی از وجود ترک در اتصالات مواد مركب"، پایان نامه کارشناسی ارشد، دانشگاه شهید چمران اهواز، اهواز، اسفند ۱۳۹۰.
- 9-J.M.Hedgepeth,"Stress Concentration in a Filamentary Structures", TND-882, 1961.
- 10-عرفان میرشکاری، "پاسخ گذاری توزیع تنش در چند لایه مركب سه بعدی تحت ترک"، پایان نامه کارشناسی ارشد، دانشگاه شهید چمران اهواز، اهواز، اردیبهشت ۱۳۸۸.
- 11-S. C. Chapra and R. P. Canale, Numerical Method of Engineering, 6rd ed., McGraw-Hill, New York, 2010.
- 12-D. L. Logan and A First Course in the Finite Element Method, 4rd ed., Thomson, University of Wisconsin-platteville, 2007.