

Presenting the Traction-Separation Law for Ultrasonic Welding of Glass-Fiber Reinforced Polypropylene Composite

R. Ahmadi, H. Biglari*

Department of Mechanical Engineering, University of Tabriz, Tabriz, Iran

ABSTRACT: The generalized progressive damage model is numerically and experimentally studied to predict the degradation process in end notch flexure composite specimens welded by the ultrasonic method. In numerical modeling, a trapezoidal traction-separation model that expresses the embedded process zone is developed using three data reduction methods of the compliance calibration method, classical beam theory, and compliance-based beam method, and formulated by combining failure and damage mechanics. Finally, the force-displacement diagrams obtained from experimental investigations and the force-displacement diagrams extracted from numerical modeling are compared. The results demonstrate that the models extracted using the compliance-based beam method and classical beam theory method make accurate predictions compared to the compliance calibration method.

Review History:

Received: Sep. 21, 2021

Revised: Sep. 02, 2022

Accepted: Sep. 10, 2022

Available Online: Oct. 04, 2022

Keywords:

Traction-separation

Mode II fracture

Ultrasonic welding

1- Introduction

In general, the bonding methods of thermoplastic composites can be divided into mechanical, adhesive joints, and welding.

The welding method has a high potential for bonding, assembly, and repairing thermoplastic composites and confers numerous advantages over other bonding methods. In addition, this method can significantly solve the problems caused by mechanical and adhesive methods.

A notable feature of the ultrasonic method is that the temperature remains lower than the melting temperature of the materials. Accordingly, the ultrasonic welding process is adopted to connect reinforced polypropylene composites with glass fibers in this research.

Since, in practice, discontinuities and cracks may occur in the weld layer, the traction-separation fracture law of the mode II weld layer is discussed using the adhesive theory.

In this study, the progressive damage model was numerically and experimentally investigated to predict the degradation process in an ultrasonically welded composite with End Notch Flexure (ENF) specimens. After performing the three-point bending test, energy values for crack growth and development were calculated using three data reduction methods Compliance Calibration Method (CCM), Classical Beam Theory (CBT), and Compliance-Based Beam Method (CBBM). Subsequently, the trapezoidal traction-separation model expressing the Embedded Process Area (EPZ) was calculated for each of these methods and modeled by Abacus finite-element software.

Table 1. Mechanical properties of glass-fiber-reinforced polypropylene composite

E_1 (MPa)	E_2 (MPa)	E_3 (MPa)
5150	2100	2100
ν_{12}	ν_{13}	ν_{23}
0.32	0.32	0.14
G_{12} (MPa)	G_{13} (MPa)	G_{23} (MPa)
400	400	1380

2- Experimental Setup

2- 1- Sample materials

The samples were made of polypropylene composite reinforced with glass fibers. The mechanical properties of the composite are presented in Table 1.

2- 2- Sample manufacturing

Composite sheets were made by the hot vacuum bag method. To produce the arms with dimensions of 140*20*2 mm, the composite sheets were cut with a pressure of 2000 psi using a 5-axis water jet cutting machine (Flow Company). ENF samples were produced by ultrasonic welding to connect the two arms.

Effective parameters in the ultrasonic welding of plastics include maintenance pressure, welding time, and amplitude of ultrasonic waves at three levels. To reduce the number

*Corresponding author's email: hbiglari@tabrizu.ac.ir



Copyrights for this article are retained by the author(s) with publishing rights granted to Amirkabir University Press. The content of this article is subject to the terms and conditions of the Creative Commons Attribution 4.0 International (CC-BY-NC 4.0) License. For more information, please visit <https://www.creativecommons.org/licenses/by-nc/4.0/legalcode>.

Table 2. Design of Experiments (DOE)

No. of Exp.	ENF Samples	P (bar)	A (μm)	T (s)
1	ENF 1	1.5	27	0.4
2	ENF 2	1.5	30	0.8
3	ENF 3	1.5	33	1.2
4	ENF 4	2	27	0.8
5	ENF 5	2	30	1.2
6	ENF 6	2	33	0.4
7	ENF 7	2.5	27	1.2
8	ENF 8	2.5	30	0.4
9	ENF 9	2.5	33	0.8

of experiments while maintaining the quality of results, the above parameters were evaluated using the design of experiment methods (Table 2).

The device employed here was an ultrasonic welding press for welding plastics with a power of 2600 Watts and an ultrasonic wave frequency of 15 kHz. To create the initial crack, a 20 μm non-stick sheet was employed during welding. The specimens were then placed inside the fixture and were welded with a rectangular horn in the dimensions of 30*100 mm. The experiments were repeated three times (Fig. 1) to ensure the accuracy of the experimental data.

2- 3- Three-point bending test (ENF)

2- 4- The ENF tests were performed by the AI-7000M tensile tester of GOTECH Taiwan Company with a displacement accuracy of 0.00004 mm and using a 20kN dynamometer. A controlled load was applied to the middle and downward at the constant rate of 0.1 mm/min.

3- Data Reduction Methods – Calculating the Energy Release Rate

The data reduction method was employed to calculate the energy release rate and the corresponding R curve. Three data reduction methods of CCM, CBT, and CBBM were adopted to calculate the energy release rate and the corresponding R curve in mode II.

The CCM, CBT, and CBBM methods use Eqs. (1) to (3) to calculate G_{II} , respectively.

$$G_{II} = \frac{3m\alpha^2 P^2}{2b} \quad (1)$$

$$G_{II} = \frac{9(\alpha + 0.42\Delta_1)^2 P^2}{16b^2 h^3 E_1} \quad (2)$$

$$G_{II} = \frac{9\alpha_e^2 P^2}{16b^2 h^3 E_f} \quad (3)$$



Fig. 1. Ultrasonic welding of the arms to make an ENF sample

4- Results and Discussion

4- 1- Extracting traction-separation laws

. Fiber bridging can be expressed as the tension-separation or bridging law, which is a property of the material, derived from the R curve.

After calculating G_{II} , to describe the effect of the R curve by calculating the J integral around the crack tip and along with the crack plates while considering the presence of the bridging area, Suo et al. [1] obtained the following equations (Eqs. (4) to (6)) for the energy release rate in mode II:

$$G_{SS,II} = G_{0,II} + G_{b,II} \quad (4)$$

$$G_{b,II} = \int_0^{\delta_{II}^*} \sigma(\delta_{II}^*) d\delta_{II} \quad (5)$$

$$\sigma_{II}(\delta_{II}^*) = \frac{\partial G_{II}}{\partial \delta_{II}^*} \quad (6)$$

4- 2- Processing the experimental results

The experimental results obtained from the ENF tests were processed to calculate the critical failure energy and initial failure toughness. The $G_{II} - \delta_{II}^*$ diagram using the three data reduction methods CCM, CBT, and CBBM were calculated for different ENF samples.

for each ENF sample, an analytic function (fit function) that can estimate the procedure of changes was presented according to the format of Eq. (7) [2]. This procedure is required for using Eq. (6) and, therefore, creates an analytical form of bridging laws.

$$G_{II} - \delta_{II}^* \quad (7)$$

Using the diagram $G_{II} - \delta_{II}^*$ and Eq. (6), the bridging law $\sigma_{II} - \delta_{II}^*$ for all the samples can be obtained. Differentiation from the second-order polynomial function with respect to δ_{II}^* creates linear bridging laws. Fig. 2 compares the bridging

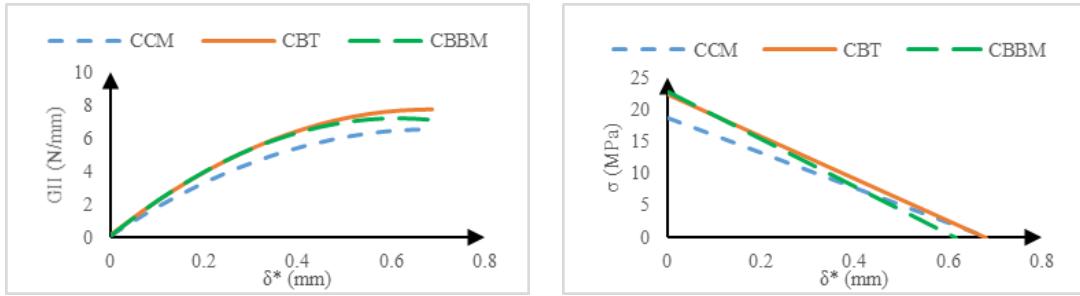


Fig. 2. Fit diagram of GII- δ^{*II} and experimental bridging laws calculated for ENF 3 sample using three data reduction methods

Table 3. Experimental parameters obtained from bridging mode II laws for ENF 3 sample

ENF 3		
	$\sigma_{C,II}$ (MPa)	$\delta^{*}_{C,II}$ (mm)
CCM	18.732	0.687514
CBT	22.305	0.682569
CBBM	22.935	0.61587

laws derived from the CCM, CBT, and CBBM data reduction methods for ENF 3 sample.

Table 3 presents the bridging stress at the onset of crack growth and the critical slip displacement obtained from the bridging mode II laws for the ENF 3 sample.

4- 3- Bridging and cohesive zones' model

A cohesive zone model with a trapezoidal traction-separation response is accepted in this work over the usual adopted bilinear CZM to define the deformation and damage growth .(process in the thermoplastic ultrasonic welding layer (Fig. 3

The traction-separation law in ABAQUS is defined by the damage variable (D) according to Eq. (8),

$$\sigma = (1-D)K\delta \quad (8)$$

Therefore, the damage variable is expressed for the traction-separation diagram defined according to Eq. (9) [3]:

$$D = \begin{cases} 0 & \text{for } 0 < \delta < \delta_{0,II} \\ 1 - \frac{\delta_{0,II}}{\delta} & \text{for } \delta_{0,II} < \delta < \delta_{1,II} \\ 1 - \frac{\delta_{0,II}}{\delta} \frac{\delta_{C,II} - \delta}{\delta_{C,II} - \delta_{1,II}} & \text{for } \delta_{1,II} < \delta < \delta_{C,II} \\ 1 & \text{for } \delta > \delta_{C,II} \end{cases} \quad (9)$$

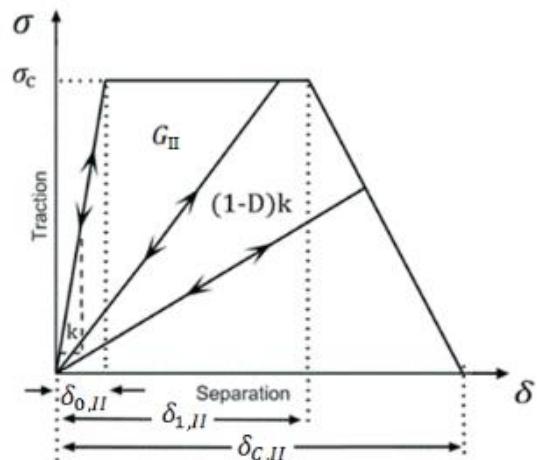


Fig. 3. Trapezoidal traction-separation law

References

- [1] Z. Suo, G. Bao, B. Fan, Delamination R-Curve Phenomena Due to Damage, Journal of the Mechanics and Physics of Solids, 40(1) (1992) 1-16.
- [2] K.N. Anyfantis, N.G. Tsouvalis, Experimental and numerical investigation of Mode II fracture in fibrous reinforced composites, Journal of reinforced plastics and composites, 30(6) (2011) 473-487.
- [3] M. De Moura, J. Gonçalves, J. Chousal, R. Campilho, Cohesive and continuum mixed-mode damage models applied to the simulation of the mechanical behaviour of bonded joints, International Journal of adhesion and Adhesives, 28(8) (2008) 419-426.

HOW TO CITE THIS ARTICLE

R. Ahmadi, H. Biglari, *Presenting the Traction-Separation Law for Ultrasonic Welding of Glass-Fiber Reinforced Polypropylene Composite*, Amirkabir J. Mech Eng., 54(10) (2023) 491-494.

DOI: [10.22060/mej.2022.20581.7261](https://doi.org/10.22060/mej.2022.20581.7261)





ارائه قانون کشش-جدایش برای اتصال جوش فراصوتی مواد مرکب پلیپروپیلن تقویت شده با الیاف نیشیه در مود II شکست

رضا احمدی، حسن بیگلری*

دانشکده مهندسی مکانیک، دانشگاه تبریز، تبریز، ایران.

تاریخچه داوری:

دریافت: ۱۴۰۰/۰۶/۳۰

بازنگری: ۱۴۰۱/۰۶/۱۱

پذیرش: ۱۴۰۱/۰۶/۱۹

ارائه آنلاین: ۱۴۰۱/۰۷/۱۲

کلمات کلیدی:

کشش-جدایش

مد II شکست

جوشکاری فراصوتی

نرخ آزاد سازی انرژی

پلزنی

خلاصه: در سال‌های اخیر، به کارگیری اتصالات جوشی در سازه‌های کامپوزیتی تقویت شده با الیاف به شدت در حال توسعه می‌باشد. اتصالات جوشی دارای عیوب ذاتی ناشی از مراحل ساخت می‌باشند. ترک‌های اولیه از این عیوب شروع شده و در نهایت منجر به شکست قطعه می‌شوند. لذا استخراج پارامترهای مهم در محل اتصال، کمک شایانی به مهندسان در طراحی و پیش‌بینی زمان شروع و توسعه ترک بین لایه‌ای در لایه جوش می‌کند. در این مقاله، برای بررسی مود دوم شکست، به محاسبه‌ی تجربی و عددی نرخ آزاد سازی انرژی کرنشی بر بشی بین لایه‌ای در اتصال جوش فراصوتی مواد مرکب پرداخته شده است. در این پژوهش از استفاده از روش کاهش داده کالیبراسیون نرمی، تیر مبتنی بر نرمی و نظریه تیر کلاسیک، برای محاسبه نرخ آزاد سازی انرژی کرنشی و از مدل کشش-جدایش دوزنقه‌ای برای مدل سازی اتصال در نرم افزار آباکوس استفاده شده است. سپس از ادغام نتایج تجربی و عددی برای استخراج پارامترهای قانون کشش-جدایش استفاده شده است. در پایان نمودارهای نیرو-جایجایی بدست آمده از آزمایشات تجربی و نمودارهای نیرو-جایجایی استخراج شده از مدل سازی عددی با یکدیگر مقایسه شده است. نتایج نشان می‌دهد مدل‌های استخراج شده با استفاده از روش تیر مبتنی بر نرمی و نظریه تیر کلاسیک پیش‌بینی خوبی نسبت به روش کالیبراسیون نرمی دارند. همچنین سهم چقمرمگی شکست پلزنی در رشد ترک بیشتر از چقمرمگی شکست اولیه می‌باشد.

۱- مقدمه

مشکلاتی از قبیل تمرکز تنش در محل اتصال و خوردگی گالوانیکی وجود

دارد و اتصالات چسبی نسبت به شرایط محیطی (رطوبت، شیمیایی، دما، روغن و ...) آسیب‌پذیر هستند [۲].

روش جوشکاری از پتانسیل بالای برای اتصال، مونتاژ و تعمیر مواد مرکب ترمومپلاستیکی برخوردار است و مزیتهای زیادی نسبت به سایر روش‌های اتصال دارا می‌باشد. این روش می‌تواند تا حد زیادی مشکلات ناشی از روش‌های مکانیکی و چسبی را برطرف کند.

عملی‌ترین روش‌های جوشکاری موجود برای اتصال مواد مرکب ترمومپلاستیکی عبارتند از جوشکاری ذوبی، جوشکاری مقاومتی [۳-۵]، جوشکاری القایی [۴ و ۶-۱۰] و جوشکاری فراصوتی [۱۱-۱۵]. جوشکاری فراصوتی یک روش سریع و اقتصادی است؛ به سادگی خودکار می‌شود و برای تولید انبوه مناسب است. یک ویژگی قابل توجه این روش این است که دما پایین‌تر از دمای ذوب مواد درگیر، باقی می‌ماند. درنتیجه از هرگونه خواص ناخواسته‌ای که به دلیل قرارگرفتن در دمای بالا در مواد به وجود می‌آید، جلوگیری می‌شود [۱۲ و ۱۶]. با توجه به موارد ذکر شده، در این

مواد مرکب پایه پلیمری مهم‌ترین دسته از مواد مرکب می‌باشند. طیف وسیعی از صنایع مانند تولید قطعات هواییما تا تولید سینک ظرف‌شویی و غیره از مواد مرکب پایه پلیمری تولید می‌شوند و به همین دلیل بزرگ‌ترین زیر مجموعه مواد مرکب محسوب می‌گردد [۱]. پلیپروپیلن با فرمول شیمیایی $(-\text{CH}_2-\text{CH}(\text{CH}_3)-)$ یکی از مهم‌ترین پلیمرهای مهندسی است که نسبتاً ارزان قیمت، شکل‌پذیر، قابل بازیافت و دارای فرآیند پذیری آسان می‌باشد. مزایای زیاد پلیپروپیلن باعث شده تا به عنوان ماتریس مورد توجه قرار گیرد. اتصال مواد مرکب ترمومپلاستیکی یکی از مراحل مهم در ساخت بدنه فضا پیمایها، سیستم‌های حمل و نقل ریلی، صنایع کشتی‌سازی و خودروسازی می‌باشد. به طور کلی روش‌های اتصال مواد مرکب ترمومپلاستیکی می‌تواند به روش مکانیکی، اتصال چسبی و جوشکاری تقسیم بندی شود. روش مکانیکی شامل پیچ و مهره، پرج و ... و اتصالات چسبی شامل چسب و حلal می‌باشد. در روش مکانیکی،

* نویسنده عهدهدار مکاتبات: hbiglari@tabrizu.ac.ir

حقوق مؤلفین به نویسنده‌گان و حقوق ناشر به انتشارات دانشگاه امیرکبیر داده شده است. این مقاله تحت لیسانس آفرینندگی مردمی (Creative Commons License) در دسترس شما قرار گرفته است. برای جزئیات این لیسانس، از آدرس <https://www.creativecommons.org/licenses/by-nc/4.0/legalcode> دیدن فرمائید.



تورق را مطرح و بیان کرد که معیار نرخ رهایی انرژی کرنشی بحرانی برای بررسی رشد تورق مناسب می‌باشد. داویدسون^۴ و سان^۵ [۳۱] با استفاده از روش کاهش داده کالیبراسیون نرمی^۶، برای تیرهای مواد مرکبی با شکاف انتهایی در دو حالت بارگذاری خمس سه نقطه^۷ و چهار نقطه^۸ ساخته شده از جنس کربن/اپوکسی مقادیر چقرمگی شکست بین لایه‌ای را محاسبه نمودند. روش ترک معادل یکی از روش‌هایی است که برای محاسبه نرخ رهایی انرژی در تحلیل المان محدود در مسائل مکانیک شکست استفاده می‌شود. دی مورا^۹ و مورایس [۳۲] به بررسی تجربی مود دوم شکست در نمونه‌های خمشی سه نقطه‌ای انتها ترک دا و نمونه‌های تیر کنسول انتها ترک دار با استفاده از روش ترک معادل^{۱۰} پرداختند. مزایای این روش در این است که نیاز به رشد ترک در طول آزمون نمی‌باشد. در تحقیقی دیگر دی مورا و همکاران [۳۳] به صورت تجربی مود دو شکست در اتصالات مواد مرکبی را بررسی کردند. آن‌ها اندازه‌گیری انرژی شکست مود دو اتصالات چسبی را با استفاده از آزمون نمونه انتها ترک تحت بار عرضی با استفاده از روش ترک معادل پیشنهاد دادند. این روش بر پایه مفهوم ترک معادل بوده و نیازی به رصد ترک در هنگام انتشار که کار دشواری است، ندارد. آن‌ها نتایج خود را با روش کالیبراسیون نرمی و تئوری تیر ساده^{۱۱} مقایسه کردند. مقایسه نتایج نشان داد که روش پیشنهادی آنها نسبت به دو روش دیگر، نتایج دقیق‌تری را ارائه می‌دهد و انتخاب مناسبی برای مشخصه سازی شکست در اتصالات می‌باشد. در این تحقیق، با استفاده از مهندسی معکوس و نتایج به دست آمده از محاسبات عددی، مقادیر تنش و جابجایی بحرانی در مود II را برای چسب به دست آوردند. سپس با نتایج عملی از آزمایش کشش چسب، مقایسه شده و چقرمگی شکست معادل را محاسبه و نتایج به دست آمده از سه روش مذکور را با چقرمگی شکست معادل مقایسه کردند. با توجه مطالب بیان شده، پژوهش‌هایی که روی جوشکاری فراصوتی پلیپروپیلن و یا مواد مرکب پروپیلن تقویت شده با الیاف شیشه انجام گرفته صرفاً بر روی خواص مقاومتی اتصال و پارامترهای مؤثر بر آن متمرکز شده‌است. و تحقیقات اندکی روی مکانیک آسیب اتصالات جوش فراصوتی مواد مرکب و بویژه مواد مرکب پلیپروپیلن تقویت شده با الیاف شیشه انجام گرفته‌است. در

پژوهش از جوشکاری فراصوتی برای اتصال مواد مرکب پلیپروپیلن تقویت شده با الیاف شیشه استفاده کرده‌ایم.

پژوهش متعددی روی جوشکاری فراصوتی مواد مرکب انجام یافته است [۱۷-۲۲] ولی اغلب آنها روی پارامترهای مؤثر روی جوش و تکنیک‌های انجام بهتر فرآیند جوشکاری متمرکز شده‌اند. برخی تحقیقات هم روی جوشکاری فراصوتی مواد مرکب با فلزات انجام شده است [۲۳-۲۵]. از آنجا که در عمل ممکن است در لایه جوش ناپیوستگی‌ها و ترک‌هایی بوجود آید، در این پژوهش با استفاده از تئوری چسبناکی روی قانون کشش-جدایش شکست مود II لایه جوش بحث خواهیم کرد.

اهمیت بررسی مودهای تخریب احتمالی در مواد مواد مرکبی و اتصالات آنها به منظور بهبود طراحی و عملکرد این نوع از مواد بیشتر از سایر مواد است. تورق به دلیل کاهش خواص مواد مرکب از جمله سفتی و استحکام، یکی از مهمترین مودهای تخریب مواد مرکب می‌باشد که در بیشتر موارد به شکست‌های ناگهانی و فاجعه‌آمیز می‌انجامد. به بیان دیگر تورق، به ترکی اتلاق می‌شود که بین دو لایه از چندلایه مواد مرکبی که در مجاورت یکدیگر قرار دارند، شکل می‌گیرد [۲۶]. بررسی تئوری، عددی و آزمایشگاهی تورق در دو دهه اخیر، توجه بسیاری از محققین را به خود جلب نموده است. بارهای خمشی یکی از موارد ایجاد آسیب در نمونه‌های مواد مرکبی می‌باشد که منجر به مود II شکست در اینگونه مواد می‌شود که محققان زیادی در این زمینه مطالعه داشته‌اند [۲۷].

آرس^{۱۲} و همکاران [۲۸] یک روش جدید برای تعیین قانون چسبناکی مود II برای مواد مرکب‌های تک چهته پیشنهاد کردند. این رویکرد بر اساس همبستگی بین نرخ آزادسازی انرژی توسعه یافته به عنوان تابعی از جابجایی لغزشی نوک ترک بود. روش آنها می‌تواند حداکثر تنش و چقرمگی را برای هر قانون چسبناکی ورودی پیش‌بینی کند. لو^{۱۳} و همکاران [۲۹] به طور سیستماتیک اثر پارامترهای المان چسبنده را بر مدل سازی تورق بررسی کردند و به این نتیجه رسیدند که K_p (soften point) المان چسبنده نقش کلیدی در مدل سازی تورق ایفا می‌کند. سفتی کم شروع آسیب را به تأخیر می‌اندازد. مقادیر بالای K_p به درستی سفتی کلی سازه را تضمین می‌کند، اما هزینه‌های محاسباتی را افزایش می‌دهد. سفتی بیش از حد بالا نیز باعث مشکلات همگرایی می‌شود.

وایت کامب^{۱۴} [۳۰] فرضیه ثابت ماندن چقرمگی شکست در هنگام رشد

4 Davidson

5 Sun

6 Compliance Calibration Method (CCM)

7 End Notch Flexure

8 Four-point End Notch Flexure

9 De Moura

10 Equivalent Crack Method

11 Direct Beam Theory (DBT)

1 Arrese

2 Lu

3 Whitcomb

جدول ۱. خواص مکانیکی مواد مرکب پلیپروپیلن تقویت شده با الیاف شیشه [۳۴]

Table 1. Mechanical properties of glass-fiber reinforced polypropylene composite [34]

E_1 (MPa)	E_r (MPa)	E_f (MPa)	ν_{11}	ν_{12}	ν_{22}	G_{11} (MPa)	G_{12} (MPa)	G_{22} (MPa)
۵۱۵۰	۲۱۰۰	۲۱۰۰	۰/۳۲	۰/۳۲	۰/۱۴	۴۰۰	۴۰۰	۱۳۸۰

۲-۲- ساخت نمونه‌ها

ورق‌های مواد مرکب جهت انجام آزمایشات به روش هات و کیوم بگ^۱ توسط شرکت فنی مهندسی افق در ابعاد $۲۵۵ \times ۲۵۵ \pm ۰/۲$ میلی‌متر ساخته شدند. در مرحله بعد برای تولید بازوها به ابعاد $۱۴۰ \times ۲۰ \times ۲$ میلی‌متر به تعداد موردنیاز، ورق‌های مواد مرکب با استفاده از دستگاه برش واتر جت ۵ محور شرکت فلو^۲، توسط مخلوط آب و ساینده و با فشار ۲۰۰۰ psi شرکاری شدند.

با توجه به اینکه در این پژوهش برای تولید نمونه ENF از جوشکاری فراصوتی برای ایجاد اتصال بین دو بازو استفاده کردۀ ایم، بنابراین برای اینکه بازوها در حین انجام فرآیند جوشکاری کاملاً ثابت بوده و تغییر موقعیت ندهند، فیکسچر از جنس فولاد ۳۷St تهیه و ساخته شده‌است که شکل ۱ فیکسچر و نحوه قرار گرفتن بازوها درون فیکسچر را نشان می‌دهند.

پارامترهای مؤثر در جوشکاری فراصوتی پلاستیک‌ها شامل فشار نگهداری در سه سطح $۱/۵ \times ۲/۵$ بار، زمان اعمال جوش در سه سطح $۱/۲ \times ۱/۲ \times ۰/۴$ ثانیه و دامنه امواج فراصوتی در سه سطح $۳۰ \times ۳۳ \times ۲۷$ میکرومتر می‌باشند. محدوده تغییرات، بر اساس آزمایش‌هایی که قبل از آزمایش‌های اصلی، انجام شده بود و همچنین به کمک مقالات مطالعه شده [۱۸ و ۲۲ و ۳۵]، انتخاب شده‌اند. در آزمایش‌های اولیه برای انتخاب محدوده پارامترها، نفوذ کامل و عدم حرارت‌دهی خیلی زیاد^۳ معیار گرینش قرار گرفته است. جهت کاهش تعداد آزمایشات با حفظ کیفیت نتایج، پارامترهای فوق با استفاده از روش‌های طراحی آزمایشات^۴ و روش تاگوچی با آرایه متعامد^۵، مطابق جدول ۲ مورد ارزیابی قرار گرفته‌اند. روش تاگوچی سیستمی از طرح‌های جدول‌بندی شده (آرایه‌ها) ایجاد کرده است که امکان تخمین حداکثر تعداد اثرات اصلی را به شیوه‌ای بی‌طرفانه (متعامد) با حداقل تعداد اجرا در آزمایش فراهم می‌کند.

6 Hot vacuum bag

7 Flow

8 Over Heating

9 Design Of Experiments (DOE)

10 Orthogonal Array

این مقاله مدل آسیب پیشرونده برای پیش‌بینی فرآیند تخریب در نمونه‌های با شکاف انتهایی مواد مرکب جوشکاری شده به روش فراصوتی از نظر عددی و تجربی بررسی می‌شود. بعد از انجام آزمون خمش سه نقطه، با استفاده از سه روش کاهش داده کالیبراسیون نرمی^۶، تیز مبتنی بر نرمی^۷ و نظریه تیز کلاسیک^۸، مقادیر انرژی جهت رشد و توسعه ترک محاسبه شد. سپس مدل کشش-جدایش ذوزنقه‌ای که ناحیه فرآیندی تعییه شده^۹ را بیان می‌کند، برای هر یک از این روش‌ها محاسبه شده و توسط نرم‌افزار المان محدود آباکوس مدل‌سازی می‌شود. در پایان نمودارهای نیرو-جابجایی بدست آمده از آزمایشات تجربی و نمودارهای نیرو-جابجایی استخراج شده از مدل‌سازی عددی با یکدیگر مقایسه می‌شود.

۲- مواد و روش تحقیق

۲-۱- مواد نمونه‌ها

جنس نمونه‌ها مواد مرکب پلیپروپیلن تقویت شده با الیاف شیشه می‌باشد و به دلیل کاربرد فراوان این مواد لزوم استفاده از روش‌های جوشکاری برای اتصال آنها، ضروری به نظر می‌آید. با توجه به اینکه در این پژوهش، مقدار الیاف جزء پارامترهای مورد بررسی نمی‌باشد، از مقدار رایج آن در مواد مرکب پلیپروپیلن تقویت شده با الیاف شیشه موجود در بازار و مورد استفاده در صنایع، که تقریباً ۶۰ درصد وزنی می‌باشد، استفاده شده است. ضمناً الیاف شیشه بکار رفته در مواد مرکب پلیپروپیلن از نوع E و بصورت ممتد تک جهته می‌باشد.

خواص مکانیکی مواد مرکب مورد استفاده در این پژوهش مطابق جدول ۱ می‌باشد که توسط کاتالوگ شرکت سازنده مواد مرکب [۳۴] گزارش شده است و صحت آن بوسیله آزمون کشش توسط محققین این مقاله تأیید شده است.

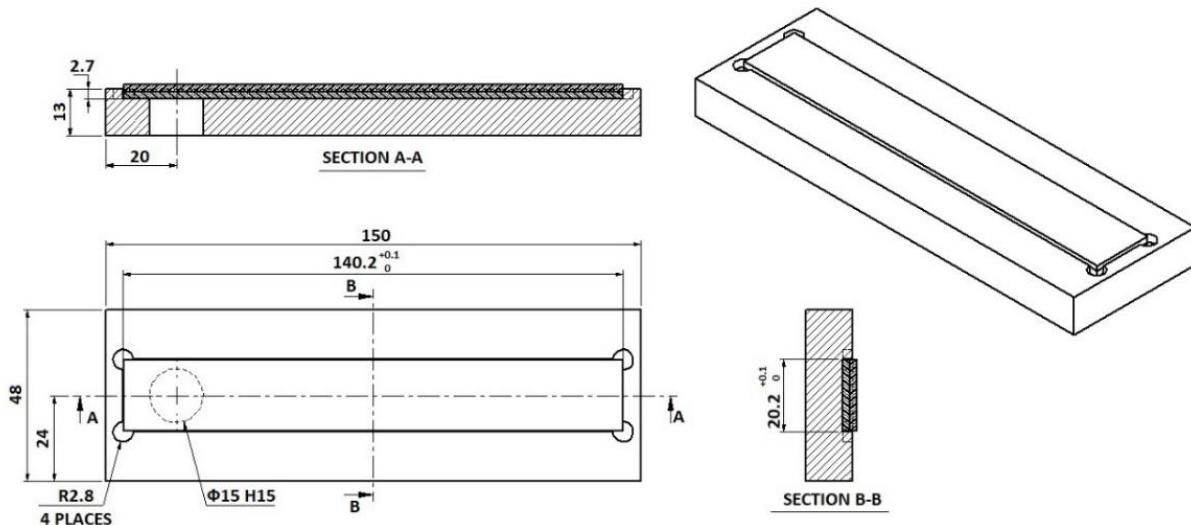
1 End Notch Flexure

2 Compliance Calibration Method (CCM)

3 Compliance-Based Beam Method (CBBM)

4 Classical Beam Theory (CBT)

5 Embedded Process Zone (EPZ)



شکل ۱. نقشه فیکسچر و نحوه قرار گرفتن نمونه‌ی آزمون ENF درون فیکسچر.

Fig. 1. Fixture sketch and the ENF test sample inside the fixture.

جدول ۲. پارامترهای مؤثر در جوشکاری فرacoتوی و سطوح تغییرات آن بر اساس طراحی آزمایشات (DOE).

Table 2. Effective parameters in ultrasonic welding and the levels of its changes based on the Design Of Experiments (DOE).

شماره آزمایش	نمونه ENF	زمان جوشکاری (s)	دامنه امواج فرacoتوی (μm)	فشار نگهداری (bar)
۱	ENF ۱	.۰/۴	۲۷	۱/۵
۲	ENF ۲	.۰/۸	۳۰	۱/۵
۳	ENF ۳	۱/۲	۳۳	۱/۵
۴	ENF ۴	.۰/۸	۲۷	۲
۵	ENF ۵	۱/۲	۳۰	۲
۶	ENF ۶	.۰/۴	۳۳	۲
۷	ENF ۷	۱/۲	۲۷	۲/۵
۸	ENF ۸	.۰/۴	۳۰	۲/۵
۹	ENF ۹	.۰/۸	۳۳	۲/۵

جوشکاری پلاستک‌ها به نام مکس وايت^۱ ساخت کشور تایوان با توان ۲۶۰۰ وات و فرکانس امواج فرacoتوی برابر با ۱۵ کیلوهرتز می‌باشد. فشار پنوماتیک تا حداقل ۵ بار، حداقل زمان جوشکاری ۱/۵ ثانیه و حداقل زمان جوشکاری ۰/۱ ثانیه بر روی این دستگاه قابل تنظیم است. برای ایجاد ترک اولیه، هنگام جوشکاری از ورق نچسب با ضخامت ۲۰ میکرومتر استفاده شده است.

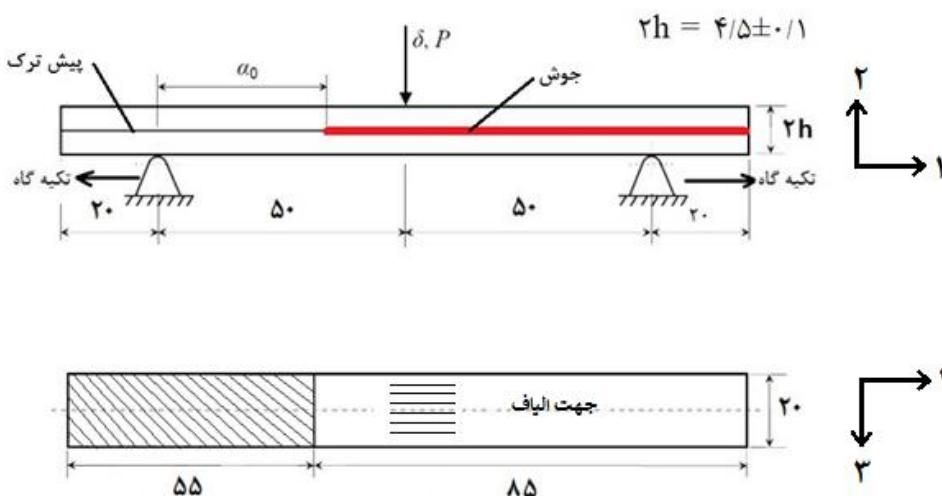
تاگوچی استفاده از آرایه‌های متعدد را در مرحله اجرای آزمایش، برای بررسی و پیش‌بینی عوامل نویز که ممکن است بر کیفیت یک محصول در مرحله تولید محصول تأثیر بگذارد، پیشنهاد کرده است [۳۶ و ۳۷]. برای تنظیم دقیق سطوح دامنه امواج فرacoتوی از ساعت اندازه‌گیری با دقت یک میکرون استفاده شده است و همچنین جهت اطمینان از صحت داده‌های تجربی، آزمایشات ۳ بار تکرار شده‌اند (شکل ۲).

جوشکاری تمامی نمونه‌ها در شرکت آماج آرا [۳۸] انجام گرفته و دستگاه مورد استفاده در این پژوهش یک پرس جوشکاری فرacoتوی مخصوص



شکل ۲. جوشکاری فراصوتی بازوها روی همدیگر جهت ساخت نمونه ENF

Fig. 2. Ultrasonic welding of the arms to make an ENF sample.



شکل ۳. ابعاد و اجزای نمونه‌های ENF طبق استاندارد [۴۰] D7905M/ASTM D7905

Fig. 3. Dimensions and components of ENF specimens according to the ASTM D7905/D7905M standard.

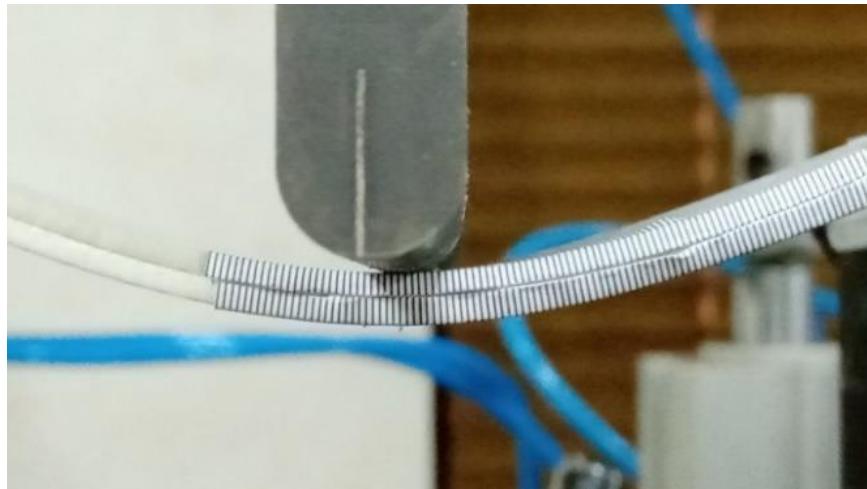
منتشر شده است. آزمون‌های خمس سه نقطه‌ای و چهار نقطه‌ای با شکاف انتهایی و آزمون تیر سرگیردار با شکاف انتهایی^۳ مشهورترین آزمون‌هایی هستند که در مراجع پیشنهاد شده‌اند. آزمون ENF [۴۱، ۴۲]، به دلیل فیکسچر ساده آن و مطابقت با آزمون خمس سه نقطه‌ای بیشترین کاربرد را دارد و به عنوان یک آزمون استاندارد مورد تأیید گروه استاندارد صنعتی ژاپن^۳ می‌باشد. طبق استاندارد [۴۰]، نمونه‌های ENF مطابق شکل ۳ ساخته شده‌اند.

2 End Loaded Split (ELS)

3 Japan Industrial Standards Group (JIS)

۳-۲-آزمون خمس سه نقطه (ENF) پرکاربردترین روش مشترک به کاربرده شده برای تعیین مقاومت شکست بین لایه‌ای کامپوزیت‌ها، تعیین نرخ آزاد شدن انرژی کرنشی می‌باشد. اگر مقاومت در برابر رشد ترک مستقل از طول ترک (α) باشد، مقدار نرخ آزاد سازی انرژی کرنشی^۱ ثابت می‌باشد که برابر با میزان چرمه‌گی شکست، G_{II} یا G_I به ترتیب در مود II یا I می‌باشد [۳۹]. برای اندازه‌گیری استاندارد D7905 / D7905M ASTM [۴۰] در سال ۲۰۱۴ G_{II} .

1 Strain Energy Release Rate (SERR)



شکل ۴. نمونه ENF تحت آزمایش خمش سه نقطه‌ای

Fig. 4. ENF sample under three point bending test

شده و بهترین روش کاهش داده با توجه به برآذش منحنی نیرو-جابجایی تجربی با منحنی نیرو-جابجایی عددی مشخص می‌شود. روابط مورد استفاده در روش‌های کاهش داده برای محاسبه مقدار G_{II} در بخش پیوست ارائه شده است.

آزمایشات بوسیله دستگاه آزمون کشش M-700-AI شرکت قو تک^۱ تایوان با دقت جابجایی ۰/۰۰۰۰۰۴ میلی‌متر، مستقر در آزمایشگاه پارک علم و فناوری آذربایجان شرقی و با استفاده از نیروسنجه ۲۰ کیلونیوتون صورت گرفته‌است. شکل ۴ نمونه ENF را حین آزمون خمش سه نقطه‌ای نشان می‌دهد. باز اعمالی به نمونه‌ها به صورت جابجایی کنترل شده با نرخ ثابت ۱/۰ میلی‌متر بر دقیقه به تکیه‌گاه وسط و رو به پایین وارد می‌شود. تمامی آزمایش‌ها در دمای ۲۵ درجه سانتیگراد با طول ترک اولیه ۵۵ میلی‌متر انجام شده‌است. برای رصد رشد ترک از دوربین کانن مدل EOS ۲۵.D استفاده شده‌است که دارای قابلیت عکسبرداری ۵ فریم در ثانیه و نیز دارای فاصله کانونی ۱۸ الی ۵۵ میلی‌متر می‌باشد. با پردازش تصاویر ثبت شده و ترکیب نتایج آن با داده‌های استخراج شده از دستگاه کشش، داده‌های $P-\delta-\alpha$ بدست می‌آید.

۲-۵- استخراج قوانین کشش-جدایش

بعد از محاسبه G_{II} ، سو و همکاران [۴۲]، به منظور توصیف تأثیر منحنی R (چقمرمگی) شکست با رشد تورق افزایش می‌یابد) با محاسبه انتگرال \int حول نوک ترک و در طول صفحات ترک و با در نظر گرفتن وجود ناحیه پل زنی، روابط (۱) تا (۳) را برای نرخ آزادسازی انرژی در مود II بدست آورده‌اند:

$$G_{SS,II} = G_{0,II} + G_{b,II} \quad (1)$$

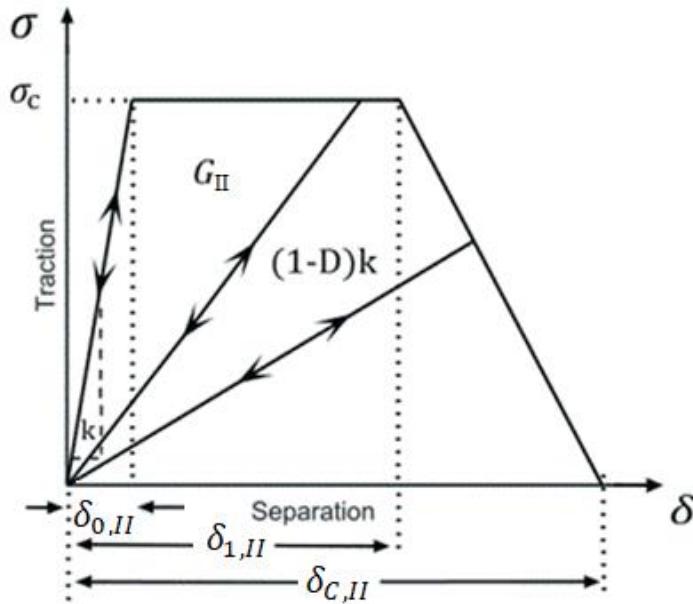
$$G_{b,II} = \int_0^{\delta_{II}^*} \sigma(\delta_{II}^*) d\delta_{II} \quad (2)$$

$$\sigma_{II}(\delta_{II}^*) = \frac{\partial G_{II}}{\partial \delta_{II}^*} \quad (3)$$

۲-۴- روش‌های کاهش داده- محاسبه نرخ آزادسازی انرژی

روش کاهش داده بیانگر روشی است که برای محاسبه نرخ آزادسازی انرژی بکار گرفته می‌شود. در این پژوهش برای محاسبه نرخ آزادسازی CBBM و CBT، مود II، سه روش کاهش داده CCM، و $P-\delta-\alpha$ بدست می‌آید. بکار گرفته شده‌است.

مقدار G_{II} بدست آمده از سه روش کاهش داده مذکور با یکدیگر مقایسه



شکل ۵. قانون کشش - جدایش ذوزنقه‌ای

Fig. 5. Trapezoidal traction-separation law.

نایابداری‌های عددی در حل غیرخطی، انتقال یابد [۴۳ و ۴۴]. اولین بخش قانون کشش-جدایش در شکل ۵ طبق رابطه (۴) بیان می‌شود [۴۳]:

$$\sigma(\delta) = K\delta \quad \text{for} \quad 0 \leq \delta \leq \delta_{0,II} \quad (4)$$

بنابراین $\delta_{0,II}$ از رابطه (۵) بدست می‌آید:

$$\delta_{0,II} = \frac{\sigma_c}{K} \quad (5)$$

مطابق شکل ۵ تنש بحرانی تا نقطه $\delta_{1,II}$ ثابت می‌ماند. از آنجایی که سطح زیر منحنی نشان داده شده در شکل ۵ بین $\delta = 0$ و $\delta = \delta_{1,II}$ مقدار $G_{0,II}$ می‌باشد، $\delta_{1,II}$ از رابطه (۶) بدست می‌آید:

$$\delta_{1,II} = \frac{G_{0,II}}{\sigma_c} + \frac{\delta_{0,II}}{2} \quad (6)$$

که δ_{II} مقدار لغزش نسبی موضعی در صفحه ترک در مود II می‌باشد. $G_{0,II}$ چرمگی شکست اولیه (در شروع ترک) می‌باشد که شامل ترک خورده‌گی اتصال بوده و ثابت فرض می‌شوند. چرمگی شکست پل‌زنی $G_{b,II}$ با استفاده از انتگرال‌گیری تنش پل‌زنی σ_{II}^* نسبت به δ_{II}^* محاسبه می‌شود. پس از انتگرال‌گیری (طبق رابطه (۲) مقدار $G_{b,II}$ بر حسب جابجایی دهانه نوک ترک δ_{II}^* محاسبه می‌شود. در واقع $G_{b,II}$ شامل سهم پل‌زنی الاف از چرمگی شکست حالت پایدار ($G_{SS,II}$) می‌باشد.

۲-۶- مدل پل‌زنی و چسبناکی

پس از بدست آوردن تنش پل‌زنی در شروع رشد ترک و جابجایی لغزشی بحرانی، در این قسمت مدل کشش-جدایش ذوزنقه‌ای که بتواند رفتار واقعی رشد ترک را شبیه‌سازی کند، ارائه خواهد شد.

شکل ۱۳ ای شکل ۲۱ (پیوست) قوانین پل‌زنی را بدون در نظر گرفتن چرمگی شکست اولیه $G_{0,II}$ نشان داده‌اند. بنابراین به منظور غلبه بر تکینگی^۱ تنش در نقطه $\delta = 0$ یک سفتی خطی اولیه K معرفی می‌شود و مقدار آن بسیار بزرگ انتخاب می‌شود (MPa/mm^{10^5}) تا به تنش این امکان را دهد که در راستای صفحه میانی به صورت ثابت و بدون ایجاد

روی شکل ۶ نشان داده شده و بین سطح غلطک و نمونه، تماس تعریف شده است. از اصطکاک بین غلطک و سطح نمونه صرفنظر شده است و تماس بدون اصطکاک فرض شده است.

با توجه به همگن بودن خواص مواد اتصال (جوش) و همچنین نوع بارگذاری و شرایط مرزی وارد بر آن، می‌توان آزمون ENF را به صورت صفحه‌ای^۳ مدل‌سازی نمود. به هنگام استفاده از فرمولاسیون کشش-جدایش برای المان چسبناک^۴، برای المان اتصال بایستی یک ضخامت خیلی کوچک‌تر از سایر ابعاد نمونه در نظر گرفته شود. در مدل‌هایی که سایر ابعاد مسئله بزرگ‌تر از ۱/۰ میلی‌متر باشد، معمولاً ضخامت المان اتصال را بین ۰/۰۱ تا ۰/۰۰۱ متر در نظر می‌گیرند. در این پژوهش برای اینکه هم نسبت طول به عرض^۵ حفظ شود و هم زمان حل کاهش یابد ضخامت المان اتصال یا چسبناک ۰/۰۱ میلی‌متر در نظر گرفته شده است. المان مورد استفاده برای لایه جوش COH2D4 می‌باشد که المان چسبناک دو بعدی با ۴ گره می‌باشد. از آنجایی که عمق بازوهاي مواد مرکب ۲۰ میلی‌متر می‌باشد که کمتر از ۱/۰ طول و ضخامت آن نمی‌باشد، بنابرین المان مورد استفاده برای بازوها CPE4R می‌باشد که المان ۴ گره دو خطی، کرنش صفحه‌ای، چهارضلعی می‌باشد (شکل ۶).

مدل پیش‌بینی آسیب بر اساس مدل مرتبه ۲ تنش‌ها در نظر گرفته می‌شود یعنی آسیب هنگامی شروع می‌شود که شرایط رابطه (۱۰) ارضا شود [۴۶]: که در آن σ_s ، σ_n و σ_t بترتیب تنش در مودهای I، II و III می‌باشد. تحریب در المان با کاهش ضرایب الاستیک در آن صورت می‌پذیرد.

$$\left(\frac{\sigma_n}{\sigma_{C,I}}\right)^2 + \left(\frac{\sigma_s}{\sigma_{C,II}}\right)^2 + \left(\frac{\sigma_t}{\sigma_{C,III}}\right)^2 = 1 \quad (10)$$

سه نوع تکامل آسیب در نرم‌افزار آباکوس موجود است: خطی، نمایی یا جدولی. برای تعریف تکامل آسیب در انواع خطی و نمایی، تنها لازم است که جدایش در آسیب کامل متناظر با δ یا ارزی شکست متناظر با G مشخص شود. اما برای تعریف آن در نوع جدولی، لازم است ماهیت متغیر تکامل آسیب، D ، بین شروع آسیب و شکست نهایی (شرایط نرم شدن) مشخص شود. از آنجایی که قانون کشش-جدایش ذوزنقه‌ای مستقیماً در آباکوس ادغام نمی‌شود، برای هر نمونه ENF، ابتدا قانون کشش-جدایش

پس از تکمیل فرآیند رشد ترک در $\delta_{I,II}$ تنش‌های برشی σ با توجه به رفتار نرم شدگی بدست آمده از قوانین پل‌زنی تجربی، حذف می‌شوند. $\delta_{C,II}$ از مجموع مقادیر $\delta_{I,II}$ و مقدار $\delta_{C,II}^*$ بدست می‌آید (رابطه (۷)):

$$\delta_{C,II} = \delta_{I,II} + \delta_{C,II}^* \quad (7)$$

در مقادیر بالاتر از $\delta_{C,II}$ ، الیاف پل‌زنی قابلیت تحمل بار خود را از دست می‌دهند و تسلیم می‌شوند. بنابراین تنش‌ها بطور کلی حذف می‌شوند. از آنجایی قانون کشش - جدایش در نرم‌افزار آباکوس^۱ از طریق متغیر آسیب^۲ مطابق رابطه (۸) تعریف می‌شود [۴۵]:

$$\sigma = (1 - D) K \delta \quad (8)$$

بنابراین متغیر آسیب برای نمودار کشش - جدایش تعریف شده طبق رابطه (۹) بیان می‌شود [۴۵] :

$$D = \begin{cases} 0 & \text{for } 0 < \delta < \delta_{0,II} \\ 1 - \frac{\delta_{0,II}}{\delta} & \text{for } \delta_{0,II} < \delta < \delta_{1,II} \\ 1 - \frac{\delta_{0,II}}{\delta} \frac{\delta_{C,II} - \delta}{\delta_{C,II} - \delta_{1,II}} & \text{for } \delta_{1,II} < \delta < \delta_{C,II} \\ 1 & \text{for } \delta > \delta_{C,II} \end{cases} \quad (9)$$

با تعریف تعدادی نقاط بین $\delta_{C,II}$ تا $\delta_{I,II}$ و محاسبه متغیر آسیب متناظر آنها طبق رابطه (۹)، می‌توان قانون کشش - جدایش تعریف شده را وارد نرم‌افزار آباکوس کرد. بدینهی است هر چه تعداد نقاط بیشتر باشد، نتیجه مطلوب‌تر خواهد بود.

-۷- مدل‌سازی المان محدود

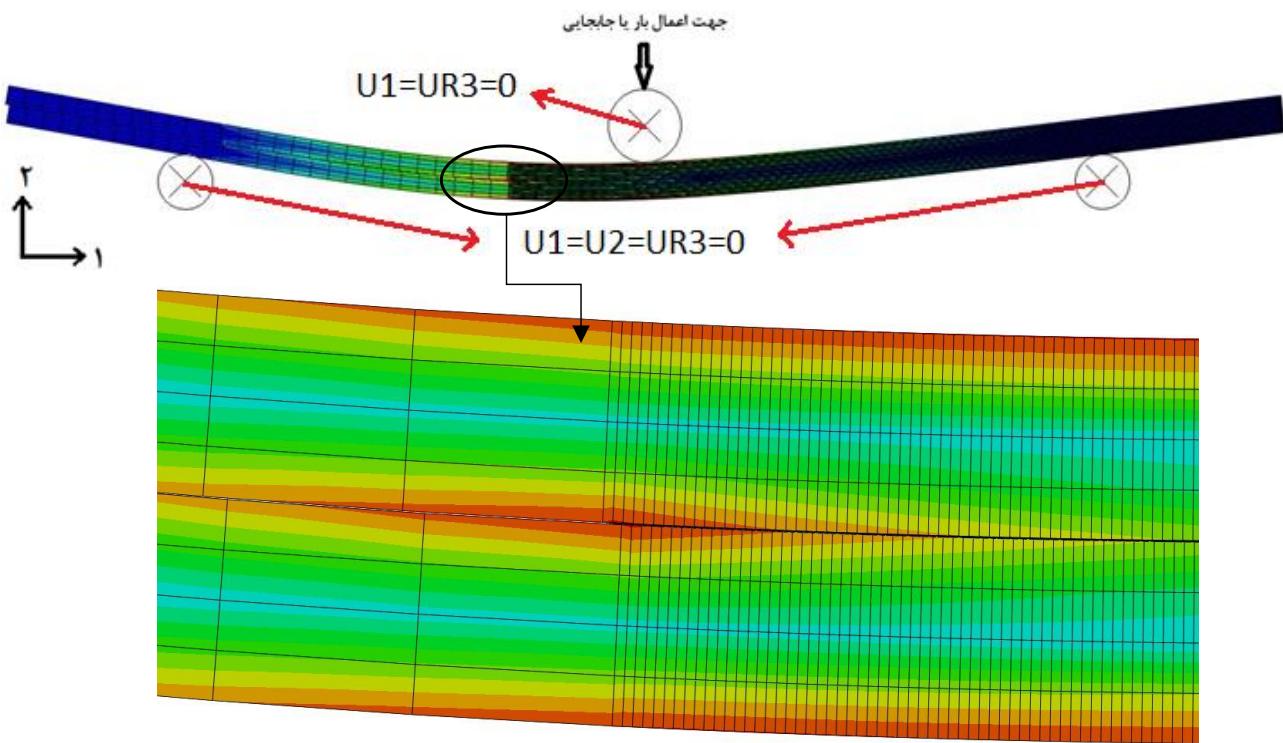
مطابق آزمون تجربی، نمونه‌های ENF روی دو غلتک قرار می‌گیرد. بار اعمالی از طریق غلتک وسطی و رو به پایین به نمونه اعمال می‌شود. این شرایط در مدل‌سازی المان محدود، دقیقاً پیاده‌سازی می‌گردد. غلتک‌ها بصورت دایره‌های صلب مدل‌سازی شدن. شرایط مرزی حاکم بر غلتک‌ها

-
- 1 ABAQUS
2 Damage Variable (D)

3 2D planar

4 Cohesive

5 Aspect Ratio



شکل ۶. مدل المان محدود آزمون خمش سه نقطه (ENF)

Fig. 6. Three-point bending test (ENF) finite element model.

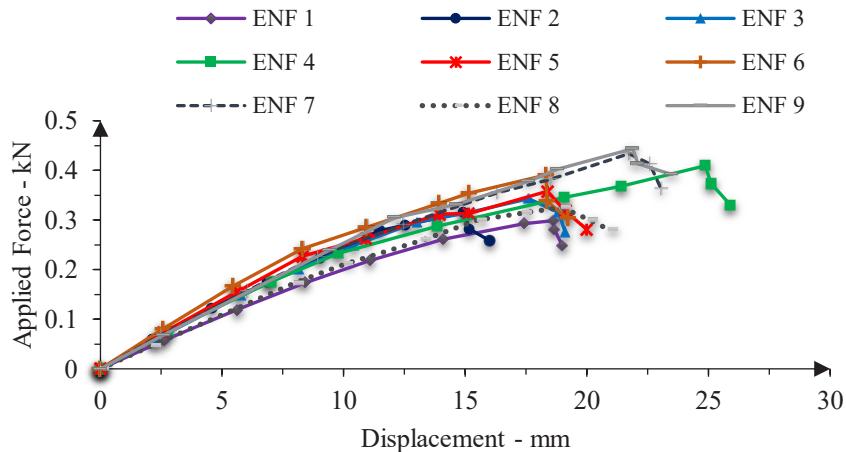
با توجه به شکل ۷، اتصال نمونه ۹ENF بیشترین استحکام را دارد. دامنه امواج بالا (۳۳ میکرومتر) باعث ارتعاش بیشتر بین مولکول‌های پلیپروپیلن شده و بنابراین حرارت اصطکاکی بالاتری بین مولکول‌ها ایجاد می‌شود. و متعاقباً ساختار بلوری با سرعت بیشتری ذوب شده و چسبندگی و یکپارچگی جوش را پس از سرد شدن و تبلور مجدد تسهیل می‌کند. علاوه بر این، فشار نگهداری بیشتر (۲/۵ بار) باعث گسترش یکنواخت مواد مذاب به کل سطح تماس می‌شود. با ترکیب فشار بیشتر با زمان جوشکاری بیشتر (۰/۸ ثانیه)، ذوب مواد به تدریج ارتقا می‌یابد و اتصال بهتری ایجاد می‌شود. با توجه به اینکه آزمون‌های تجربی ۳ بار تکرار شده‌اند، در جدول ۳ آنالیز واریانس برای حداکثر نیروی متتحمل توسط نمونه‌ها نشان داده شده است. با توجه به شکل ۸ که از تحلیل پاسخ سطح حداکثر نیروی متتحمل توسط نمونه‌های آزمون ENF بر اساس پارامترهای مؤثر بر جوشکاری فرآصوتی توسط نرم‌افزار تحلیل آماری مینی‌تب^۳ بدست آمده است، با افزایش

برای هر سه روش کاهش داده استخراج شد و سپس یک برنامه متلب^۱ برای ارائه ورودی جدولی پاسخ کشش-جدایش ذوزنقه‌ای توسعه یافت. مرحله نرم شدن مدل ذوزنقه‌ای با استفاده از شکل جدولی برای نشان دادن فرآیند تحریب سفتی مطابق رابطه (۹) تعریف شد. سپس نمودار نیرو- جابجایی بدست آمده از تحلیل عددی با نمودار نیرو- جابجایی تجربی مقایسه شد.

۳- نتایج و بحث

۳-۱- پردازش نتایج تجربی

پردازش نتایج تجربی بدست آمده از آزمون‌های ENF مطابق شکل ۷ با هدف محاسبه دو مقدار صورت می‌گیرد: انرژی شکست بحرانی و چقرمگی شکست اولیه. نمودارهای شکل ۷ همگی دارای یک بخش خطی اولیه می‌باشند که با افزایش جابجایی، رفتار غیرخطی شروع می‌شود که نشانگر رشد ترک می‌باشد.



شکل ۷. نمودار نیرو-جابجایی برای نمونه‌های ENF

Fig. 7. Force-displacement diagram for ENF samples.

جدول ۳. آنالیز واریانس داده‌های تجربی

Table 3. Variance analysis of experimental data

نمونه‌ها	میانگین حداکثر نیروها	انحراف معیار حدکثر نیروها (kN)	ضریب واریانس حداکثر نیروها	شیوه بازوی بالایی
ENF ۱	۰/۲۹۳	۰/۰۰۵	۰/۰۰۵	۱/۷۹۵
ENF ۲	۰/۳۰۴	۰/۰۱	۰/۰۱	۳/۳۰۲
ENF ۳	۰/۳۳۹	۰/۰۰۴	۰/۰۰۴	۱/۳۱۴
ENF ۴	۰/۳۸۹	۰/۰۱۸	۰/۰۱۸	۴/۶۵۲
ENF ۵	۰/۳۳۹	۰/۰۱۷	۰/۰۱۷	۴/۹۷۸
ENF ۶	۰/۳۶۶	۰/۰۲۴	۰/۰۲۴	۶/۵۷۵
ENF ۷	۰/۴۰۶	۰/۰۲۴	۰/۰۲۴	۵/۹۲۹
ENF ۸	۰/۳۱۴	۰/۰۱	۰/۰۱	۳/۲۲۳
ENF ۹	۰/۴۰۱	۰/۰۴۳	۰/۰۴۳	۱۰/۸۰۹

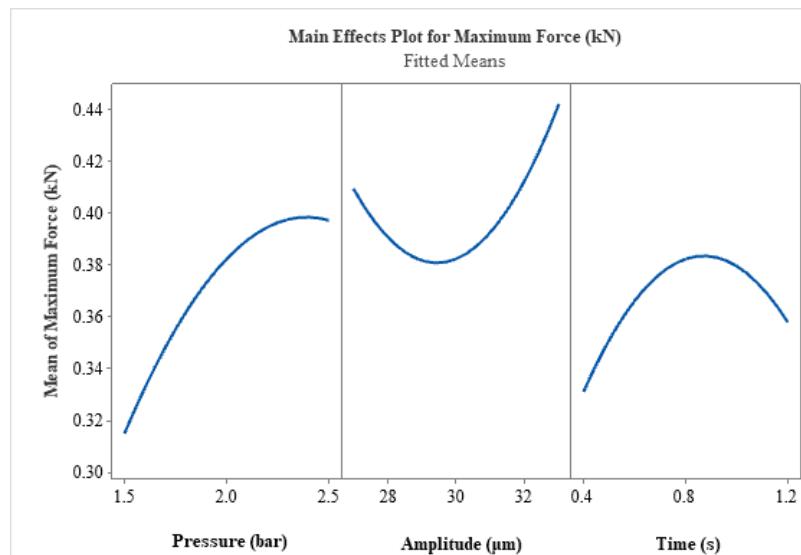
شیشه بازوی بالایی با الیاف شیشه بازوی پایینی بدون حضور پلیپروپیلن مذاب با یکدیگر در تماس خواهد بود و اتصال تضعیف خواهد شد. همچنین این افزایش فشار در صورتی که برای مدت زمان بیشتری ادامه یابد، وضعیت اتصال بدتر هم خواهد شد. مرید اسمیتا^۱ و دبناس [۴۷] با بررسی‌هایی که

فشار نگهداری، حداکثر نیروی مورد تحمل توسط نمونه‌های آزمون ENF افزایش می‌یابد ولی با توجه به رفتار نمودار، افزایش بیشتر از ۲/۵ بار به کاهش حداکثر نیروی متحمل منجر خواهد شد. همچنین با افزایش زمان جوشکاری تا حد متوسط آن، حداکثر نیروی متحمل افزایش می‌یابد و بعد از آن کاهش می‌یابد. اگر مقدار فشار نگهداری از یک حدی عبور کند، الیاف

جدول ۴. تحلیل واریانس حداکثر نیروی متحملی نمونه‌ها بر حسب ترم‌های مؤثر در جوشکاری فراصوتی

Table 4. Variance analysis of the maximum force endured by the ENF samples according to the effective terms in ultrasonic welding

ترم ها	درجه آزادی	جمع مربعات	میانگین مربعات	مقدار	P-Value	F-Value
	DF	Adj SS	Adj MS			
مدل	۸	۰/۰۰۴۶۳۰۶	۰/۰۰۵۷۸۸	۱۹/۹۶	۰/۰۰۰	۰/۰۰۰
P (bar)	۱	۰/۰۰۱۵۵۵	۰/۰۰۱۵۵۵	۵/۳۶	۰/۰۰۰۳۳	۰/۰۰۰
A (μm)	۱	۰/۰۰۰۶۶۶۹	۰/۰۰۰۶۶۶۹	۲۲/۹۹	۰/۰۰۰	۰/۰۰۰
T (s)	۱	۰/۰۰۱۸۴۸	۰/۰۰۱۸۴۸	۶/۳۷	۰/۰۰۰۲۲	۰/۰۰۰
P^r	۱	۰/۰۰۱۸۷۴	۰/۰۰۱۸۷۴	۶/۴۶	۰/۰۰۰۲۱	۰/۰۰۰
A^r	۱	۰/۰۰۰۸۶۷۵	۰/۰۰۰۸۶۷۵	۲۹/۹۱	۰/۰۰۰۰۰	۰/۰۰۰
T^r	۱	۰/۰۰۰۴۸۰۹	۰/۰۰۰۴۸۰۹	۱۶/۵۸	۰/۰۰۱	۰/۰۰۰
P^*A	۱	۰/۰۰۰۰۰۲۰۷	۰/۰۰۰۰۰۲۰۷	۰/۷۱	۰/۴۱۰	۰/۰۰۰
P^*T	۱	۰/۰۰۰۰۰۵۸۹	۰/۰۰۰۰۰۵۸۹	۲/۰۳	۰/۱۷۲	۰/۰۰۰
خطا	۱۷	۰/۰۰۰۰۰۴۹۳۱	۰/۰۰۰۰۰۴۹۳۱	۰/۰۰۰۰۰۲۹۰	۰/۰۰۰۰۰	۰/۰۰۰
مجموع	۲۵	۰/۰۵۱۲۳۷	۰/۰۵۱۲۳۷			



شکل ۸. تأثیر مستقل پارامترهای مؤثر بر جوشکاری بر روی حداکثر نیروی متتحمل توسط نمونه‌های آزمون ENF

Fig. 8. The independent influence of the effective parameters on welding on the maximum force endured by the ENF samples.

حاصل از آنالیز واریانس در جدول ۴ آمده است. آنالیز واریانس میزان تأثیر پارامترهای معادله رگرسیون را مشخص می‌نماید و در تحلیل و مدل‌سازی آزمایش‌ها نقش به سزایی دارد.

روی جوشکاری فراصوتی مواد مرکب سبز انجام داده‌اند نتیجه گرفته‌اند که با افزایش فشار و زمان جوشکاری بار کششی ابتدا افزایش می‌یابد و سپس کاهش می‌یابد که نتایج تجربی بدست آمده در این پژوهش را تأیید می‌کند. با توجه به نتایج بدست آمده از تحلیل نیروی حداکثر برای نمونه‌ها، نتایج

جدول ۵. بهینه سازی انجام شده

Table 5. Optimization

پاسخ	Fit	SE Fit	%95 CI	%95 PI
حداکثر نیرو (kN)	۰/۴۵۳۷	۰/۰۱۲۰	(۰/۰۳۷ و ۰/۰۴۵۴۲)	(۰/۰۳۸۵۱ و ۰/۰۴۷۲۹)
متغیر	فشار نگهداری (bar)	دامنه امواج فرماصوتی (μm)	زمان جوشکاری (s)	
مقدار	۲/۴۴۹۴۹	۳۳	۰/۹۴۹۴۹۵	

نمودار $G_{II} - \delta_{II}^*$ با استفاده از سه روش کاهش داده توضیح داده شده در بخش قبل شامل CCBM، CCM و CBT، برای نمونه های مختلف ENF در شکل ۹ الی شکل ۱۱ محاسبه شده است. از آنجایی که هدف اصلی این کار استخراج قانونی است که ناحیه پل زنی را مشخص کند و بتوان از آن به عنوان یک خاصیت اتصال استفاده کرد برای هر نمونه ENF یکتابع تحلیلی (تابع برازش) که بتواند روند تغییرات را تخمین بزند، مطابق فرمت رابطه (۱۲) برازش می شود. این روال به منظور دیفرانسل گیری از داده های $G_{II} - \delta_{II}^*$ (استفاده از رابطه (۳)) و در نتیجه ایجاد یک شکل تحلیلی از قوانین پل زنی، مورد نیاز است.

$$G_{II}(\delta_{II}^*) = A\delta_{II}^{*2} + B\delta_{II}^* + C \quad (12)$$

بعد از بدست آوردن پارامترهای رابطه (۱۲)، می توان مقدار $G_{0,II}$ و $G_{b,II}$ را استخراج کرد و با بکار بستن رابطه (۳) می توان $I_{EXP,II}$ (انتگرال سطح) را محاسبه نمود.

جدول ۶ مشخصه های انرژی برای نمونه های مختلف ENF که توسط سه روش CCM، CBT و CBBM، محاسبه شده است را نشان می دهد. در جدول ۶ مقادیر انتگرال سطح ^۱ بدست آمده از هر قانون پل زنی با مقادیر میانگین $G_{b,II}$ برای هر سه روش کاهش داده مقایسه شده است. انتگرال های سطح در یک هماهنگی بسیار خوبی با مقادیر متضاظر $G_{b,II}$ برای هر سه روش CCM، CBT و CBBM، می باشد که صحت توابع برازش استفاده شده برای بیان داده های تجربی را تأیید می کند. همچنین داده های جدول ۶ نشان می دهد که سهم چرمنگی شکست پل زنی در نمونه های ENF بیشتر از چرمنگی شکست اولیه می باشد.

$$I_{II,EXP}$$

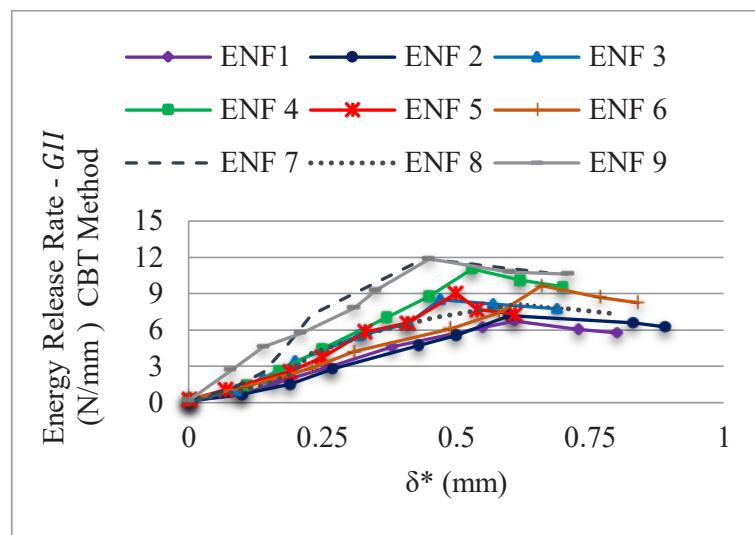
با توجه به قابلیت اطمینان ۹۵ درصد در آزمایش های مهندسی، مقدار P-value کمتر از ۰/۰۵ به منظور تعیین اثر مؤلفه های مدل در نظر گرفته می شود. با عنایت به جدول ۴، از آنجا که P-value پارامترهای فشار نگهداری دامنه امواج فرماصوتی و فشار نگهداری زمان جوشکاری (بترتیب ۰/۰۴۱ و ۰/۰۱۷۲) از ۰/۰۵ بزرگ تر می باشند، تاثیری در مدل ندارند و می توان آنها را از مدل خذف نمود. بنابراین معادله رگرسیون خطی مرتبه دوم حاکم بر حداکثر نیروی متحملی نمونه ها به صورت رابطه (۱۱) بدست می آید:

$$\begin{aligned} F_{\max} = & 3.891 + 0.452P - 0.2822A + 0.253T \\ & - 0.0717P^2 + 0.004929A^2 - 0.2064T^2 \end{aligned} \quad (11)$$

P: فشار نگهداری A: دامنه امواج فرماصوتی T: زمان اعمال جوشکاری

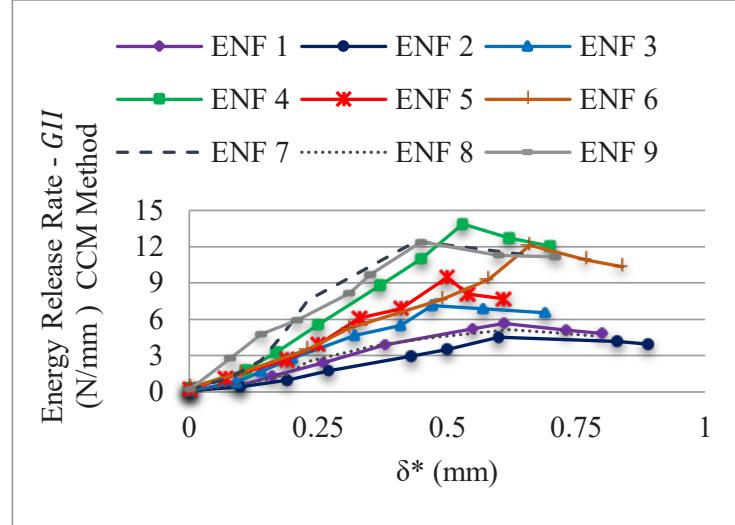
با درنظر گرفتن مقدار R-sq = ۹۰/۳۸٪ می توان گفت که مدل سازی صورت گرفته از دقت مناسبی برخوردار است.

همچنین با در نظر گرفتن حد بیشینه مقدار حداکثر نیروی متحملی نمونه ها در مدل منطبق شده بر آزمایش ها و لحاظ نمودن حد مطلوبیت، بیشینه سازی صورت گرفته بر روی مدل آزمایش ها در جدول ۵ ارائه شده است. با توجه به شکل ۷ بیشترین نیروی قابل تحمل برای نمونه های ENF مربوط به نمونه ۹ENF می باشد که مقدار آن ۴۳۳/۵۷۵ نیوتن می باشد. نمونه ۹ENF حاصل جوشکاری فشار نگهداری ۲/۵ بار، دامنه امواج التراسونیک ۳۳ میکرومتر و زمان جوشکاری ۰/۸ ثانیه می باشد. با توجه به نتایج بهینه سازی (جدول ۵) برای نمونه های ENF، مشاهده می شود که با کاهش فشار نگهداری نمونه ۹ENF از ۲/۵ بار به ۰/۴۵ بار و افزایش زمان جوشکاری از ۰/۸ ثانیه به ۰/۹۵ ثانیه می توان به بالاترین حد تحمل یعنی ۷/۴۵۳ نیوتن رسید.



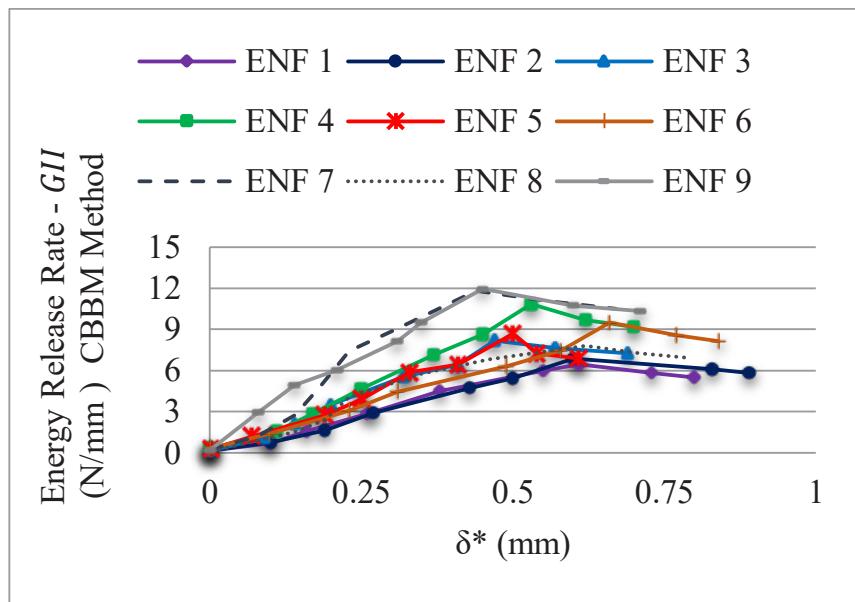
شکل ۹: نمودار $GII-\delta^*II$ محاسبه شده با روش CBT

Fig. 9. $GII-\delta^*II$ diagram calculated by the CBT method.



شکل ۱۰. نمودار $GII-\delta^*II$ محاسبه شده با روش CCM

Fig. 10. $GII-\delta^*II$ diagram calculated by the CCM method.



شکل ۱۱. نمودار G_{II} - δ^{*II} محاسبه شده با روش CBBM

Fig. 11. G_{II} - δ^{*II} diagram calculated by the CBBM method.

با توجه به تحلیل پاسخ سطح تنش پل زنی بر اساس پارامترهای مؤثر بر جوشکاری فرماحتی که از نرم افزار مینی تب استخراج شده و در شکل ۱۲ نشان داده شده است، افزایش فشار نگهداری و زمان اعمال جوشکاری باعث افزایش تنش پل زنی می شود با این تفاوت که نرخ افزایش تنش پل زنی با افزایش زمان اعمال جوشکاری کند می شود. همچنین با افزایش دامنه امواج فرماحتی تا حد متوسط آن، تنش پل زنی کاهش می یابد و بعد از آن افزایش دامنه امواج فرماحتی باعث افزایش تنش پل زنی می شود.

پس از استخراج تنش پل زنی در شروع رشد ترک و جابجایی لغزشی بحرانی مطابق جدول ۷، پارامترهای قانون کشش-جدایش ذوزنقه‌ای بر اساس آنچه که در بخش ۶-۶- توضیح داده شده است، برای سه روش کاهش داده CBT، CCM و CBBM محاسبه شده و در جدول ۸ نشان داده شده است.

با پیاده‌سازی قوانین کشش-جدایش ذوزنقه‌ای در مدل المان محدود نمونه ENF (شکل ۶) و تحلیل آن در نرم افزار المان محدود آباکوس، مقادیر حداکثر نیرو و جابجایی جهت رشد ترک در نمونه‌های ENF، از تحلیل عددی برای سه روش کاهش داده استخراج می شود. مقایسه مقادیر نیروی حداکثر و جابجایی جهت رشد ترک بدست آمده از تحلیل عددی و آزمایشات تجربی در جدول ۹ نشان داده شده است.

با استفاده از نمودار G_{II} - δ^{*II} و رابطه (۳)، قانون پل زنی $\sigma_{II} - \delta_{II}^*$ برای تمامی نمونه‌ها را می‌توان به دست آورد. دیفرانسیل‌گیری از تابع چند جمله‌ای مرتبه دوم نسبت به δ_{II}^* منجر به ایجاد قوانین پل زنی خطی می‌شود. شکل ۱۳ الی شکل ۲۱ (پیوست) قوانین پل زنی حاصله از روش‌های کاهش داده CBBM، CBT و CCM، برای نمونه‌های مختلف ENF را با هم مقایسه می‌کند.

در شروع شکست کشش برشی به بیشترین میزان می‌رسد و سپس کاهش می‌یابد تا به صفر می‌رسد که به تابع ویژه $G_{II} - \delta_{II}^*$ برای هر نمونه بستگی دارد. در نهایت بعد از یک مقدار مشخص δ_{II}^* که میزان لغزش بحرانی ($\delta_{C,II}^*$) نامیده می‌شود تنش برشی صفر می‌شود. جدول ۷ تنش پل زنی در شروع رشد ترک و جابجایی لغزشی بحرانی بدست آمده از قوانین پل زنی مود II را برای نمونه‌های ENF نشان می‌دهد.

با توجه به شکل ۱۳ الی شکل ۲۱ (پیوست)، نرخ آزادسازی انرژی محاسبه شده توسط روش‌های کاهش داده CBT و CBBM هماهنگی خوبی با هم دارند و اختلاف روش CCM با دو روش دیگر در نمونه‌های ENF ۲، ENF ۴، ENF ۸ بسیار مشهود است. این اختلاف به ماهیت نمودار $C-\alpha$ و شبیه خط برآش آن (m) که در رابطه (۱۵) (پیوست) مورد استفاده قرار می‌گیرد، مربوط می‌شود.

جدول ۶. مشخصه‌های انرژی محاسبه شده برای نمونه‌های آزمون ENF در مود II

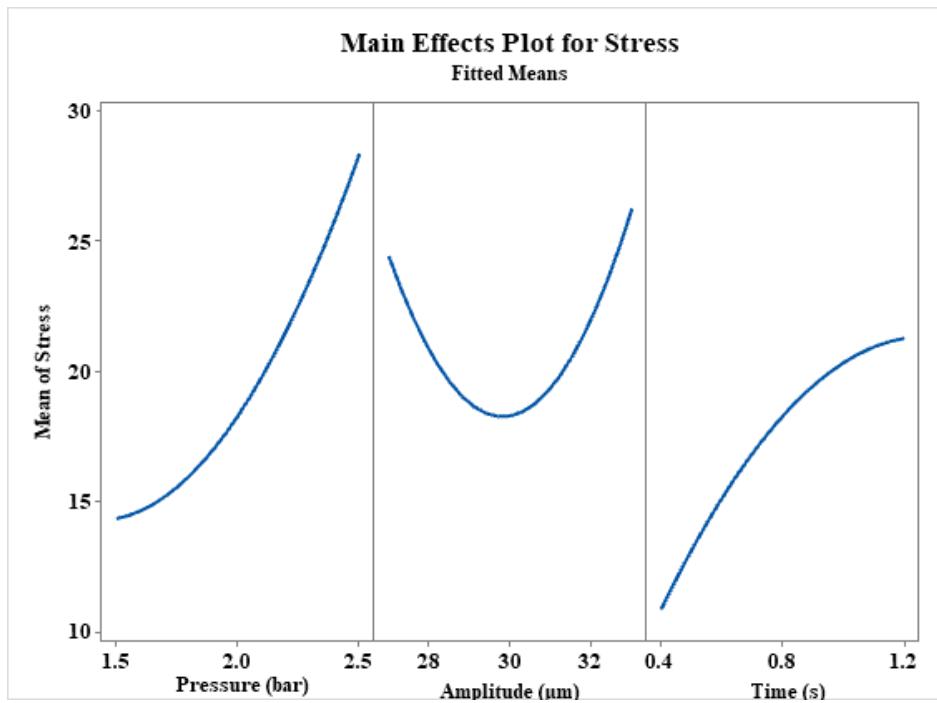
Table 6. Calculated energy characteristics for ENF samples in Mode II.

نمونه	روش	$I_{EXP,II}$ (N/mm)	$G_{\theta,II}$ (N/mm)	$G_{b,II}$ (N/mm)
	CCM	۴/۸۳۱	۰/۱۱۹	۴/۸۱۳
ENF ۱	CBT	۵/۷۲	۰/۱۴۳	۵/۷۲۷
	CBBM	۵/۴۶۴	۰/۱۵۲	۵/۴۶۲
	CCM	۲/۹۸۹	۰/۱	۲/۹۸۹
ENF ۲	CBT	۶/۳۱۹	۰/۱۶۱	۶/۳۰۸
	CBBM	۵/۷۹۵	۰/۱۸۱	۵/۸۱۴
	CCM	۶/۴۳۹	۰/۱۲	۶/۴۱۹
ENF ۳	CBT	۷/۶۱۲	۰/۱۴۵	۷/۶۱۷
	CBBM	۷/۰۶۲	۰/۱۶۲	۷/۰۵۱
	CCM	۱۲/۲۱	۰/۳۲۳	۱۳/۱۸۷
ENF ۴	CBT	۱۰/۴۱۳	۰/۲۶	۱۰/۴۰۳
	CBBM	۹/۳۵۹	۰/۲۹۱	۹/۳۶۸
	CCM	۸/۵۰۶	۰/۲۴۹	۸/۵۰۷
ENF ۵	CBT	۸/۰۲۴	۰/۲۴	۸/۰۳۳
	CBBM	۷/۰۳۴	۰/۲۷	۷/۰۱۴
	CCM	۹/۶۲۱	۰/۳۶۲	۹/۶۰۹
ENF ۶	CBT	۷/۶۲۳	۰/۲۹۲	۷/۶۳۱
	CBBM	۷/۲۳۶	۰/۳۲۹	۷/۲۰۷
	CCM	۱۱/۱۳	۰/۲۱۲	۱۱/۱۱۸
ENF ۷	CBT	۱۰/۶۱۹	۰/۲۰۵	۱۰/۶۱۴
	CBBM	۱۰/۳۸	۰/۲۳	۱۰/۳۵
	CCM	۴/۷۸۳	۰/۰۶۳	۴/۷۷
ENF ۸	CBT	۷/۰۵	۰/۱۰۱	۷/۰۵۴۹
	CBBM	۷/۱۲۴	۰/۱۰۷	۷/۱۱۷
	CCM	۱۱/۴۴۷	۰/۲۱	۱۱/۴۳۷
ENF ۹	CBT	۱۰/۹۳۸	۰/۲۰۳	۱۰/۹۳۵
	CBBM	۱۰/۸۷	۰/۲۲۶	۱۰/۸۴۴

جدول ۷. پارامترهای تجربی بدست آمده از قوانین پلزنی مود II برای نمونه‌های ENF

Table 7. Experimental parameters obtained from bridging Mode II laws for ENF samples.

روش	ENF ۱				ENF ۲				ENF ۳			
	$\sigma_{c,II}$ (MPa)	$\delta_{0,II}$ (mm)	$\delta_{I,II}$ (mm)	$\delta_{c,II}$ (mm)	$\sigma_{c,II}$ (MPa)	$\delta_{0,II}$ (mm)	$\delta_{I,II}$ (mm)	$\delta_{c,II}$ (mm)	$\sigma_{c,II}$ (MPa)	$\delta_{0,II}$ (mm)	$\delta_{I,II}$ (mm)	$\delta_{c,II}$ (mm)
CCM	۱۳/۲۱	-۰/۰۰۱۲۲	-۰/۰۰۹۰۵	-۰/۷۴۱	۸/۸۳۶۲	-۰/۰۰۰۸۸۴	-۰/۰۱۴	-۰/۹۱۴	۱۸/۷۳۲	-۰/۰۰۱۸۷	-۰/۰۰۶۵	-۰/۸۹۴
CBT	۱۵/۶۵۱	-۰/۰۰۱۵۷	-۰/۰۰۹۲۳	-۰/۷۴۰	۱۴/۱۷۸	-۰/۰۰۰۱۴۲	-۰/۰۱۴	-۰/۹۰۳	۲۲/۳۰۵	-۰/۰۰۰۲۲۳	-۰/۰۰۶۶۱	-۰/۶۸۹
CBBM	۱۵/۴۵	-۰/۰۰۱۱۵	-۰/۰۰۹۹۴	-۰/۷۱۷	۱۴/۳۷	-۰/۰۰۰۱۴۴	-۰/۰۱۲۶	-۰/۸۱۹	۲۲/۹۳۵	-۰/۰۰۰۲۲۹	-۰/۰۰۷۱۶	-۰/۸۲۳
	ENF ۴				ENF ۵				ENF ۶			
	$\sigma_{c,II}$ (MPa)	$\delta_{0,II}$ (mm)	$\delta_{I,II}$ (mm)	$\delta_{c,II}$ (mm)	$\sigma_{c,II}$ (MPa)	$\delta_{0,II}$ (mm)	$\delta_{I,II}$ (mm)	$\delta_{c,II}$ (mm)	$\sigma_{c,II}$ (MPa)	$\delta_{0,II}$ (mm)	$\delta_{I,II}$ (mm)	$\delta_{c,II}$ (mm)
CCM	۲۹/۱۵	-۰/۰۰۰۲۹۲	-۰/۰۱۱۲	-۰/۹۱۸	۲۰/۸۰۸	-۰/۰۰۰۲۰۸	-۰/۰۱۲۱	-۰/۸۳۰	۲۱/۷۱	-۰/۰۰۰۲۱۷	-۰/۰۱۶۸	-۰/۹۰۳
CBT	۲۲/۳۱۷	-۰/۰۰۰۲۳۳	-۰/۰۱۱۳	-۰/۹۰۴	۱۹/۹۶۸	-۰/۰۰۰۲	-۰/۰۱۲۱	-۰/۸۱۶	۱۷/۳۴۷	-۰/۰۰۰۱۷۳	-۰/۰۱۶۹	-۰/۸۹۶
CBBM	۲۴/۴۲۵	-۰/۰۰۰۲۴۴	-۰/۰۱۲	-۰/۷۷۸	۲۱/۲۸۲	-۰/۰۰۰۲۱۳	-۰/۰۱۲۸	-۰/۸۷۴	۱۸/۸۴۷	-۰/۰۰۰۱۸۸	-۰/۰۱۷۶	-۰/۷۸۵
	ENF ۷				ENF ۸				ENF ۹			
	$\sigma_{c,II}$ (MPa)	$\delta_{0,II}$ (mm)	$\delta_{I,II}$ (mm)	$\delta_{c,II}$ (mm)	$\sigma_{c,II}$ (MPa)	$\delta_{0,II}$ (mm)	$\delta_{I,II}$ (mm)	$\delta_{c,II}$ (mm)	$\sigma_{c,II}$ (MPa)	$\delta_{0,II}$ (mm)	$\delta_{I,II}$ (mm)	$\delta_{c,II}$ (mm)
CCM	۳۷/۰۶۱	-۰/۰۰۰۳۷۱	-۰/۰۰۰۵۹	-۰/۶۰۷	۱۲/۶۵۵	-۰/۰۰۰۱۲۷	-۰/۰۰۰۵۰۳	-۰/۷۶۱	۳۷/۳۲۹	-۰/۰۰۰۳۷۳	-۰/۰۰۰۵۸	-۰/۸۱۹
CBT	۳۵/۰۵۳	-۰/۰۰۰۳۵۵	-۰/۰۰۰۵۹۴	-۰/۶۰۴	۲۰/۱۱۵	-۰/۰۰۰۲۰۱	-۰/۰۰۰۵۱۳	-۰/۷۵۶	۳۵/۸۵۹	-۰/۰۰۰۳۵۹	-۰/۰۰۰۵۸۳	-۰/۸۱۶
CBBM	۳۶/۷۸۳	-۰/۰۰۰۳۶۸	-۰/۰۰۰۶۴۳	-۰/۵۷۱	۲۰/۱۰۴	-۰/۰۰۰۲۰۱	-۰/۰۰۰۵۴۵	-۰/۷۱۴	۳۷/۸۰۶	-۰/۰۰۰۳۷۸	-۰/۰۰۰۶۱۷	-۰/۸۱۱



شکل ۱۲. تأثیر مستقل پارامترهای مؤثر بر جوشکاری بر روی تنفس پلزنی بدست آمده از روش CBBM در آزمون ENF

Fig. 12. The independent influence of the effective parameters on welding on the bridging stress obtained by the CBBM method in the ENF samples

جدول ۸. پارامترهای قانون کشش- جدایش محاسبه شده با استفاده از ۳ روش کاهش داده برای نمونه‌های ENF

Table 8. Traction-separation law parameters calculated using the three data reduction methods for ENF samples.

روش	ENF ۱						ENF ۲						ENF ۳					
	تجربی			عددی			تجربی			عددی			تجربی			عددی		
	F_{MAX} (N)	δ_{EXP} (mm)	F_{MAX} (N)	خطای نیرو٪	F_{MAX} (N)	δ_{EXP} (mm)												
CCM				۲۶۴/۷۹۳	-۱۱/۳۲	۱۹/۸۱۸			۲۳۶/۴۷۳۷	-۲۴/۹۵۲	۱۷/۷۶۶			۲۹۸/۶۵۲۵	-۱۲/۸۸۲	۱۷/۴۹۶		
CBT	۲۹۸/۵۹۵	۱۸/۶۱	۲۹۶/۸۰۳	-۰/۶	۱۸/۱	۳۱۵/۰۹۵	۱۴/۹۳	۳۰/۴/۲۵	-۳/۴۱	۱۳/۸۹۹	۳۴۲/۸۱۵	۱۷/۶	۳۳۴/۰۰۳	-۲/۵۷	۱۷/۴۶۵			
CBBM				۲۹۲/۵۳	-۲/۰۳۱	۱۷/۹۴۶			۳۱۳/۰۵۲	-۰/۶۴۸	۱۴/۴۸۸			۳۴۳/۰۴۵	-۰/۰۶۷	۱۷/۷۵۶		
ENF ۴						ENF ۵						ENF ۶						
روش	تجربی			عددی			تجربی			عددی			تجربی			عددی		
	F_{MAX} (N)	δ_{EXP} (mm)	F_{MAX} (N)	خطای نیرو٪	F_{MAX} (N)	δ_{EXP} (mm)												
	CCM				۴۵۹/۱۵۸	۱۲/۱۶۳	۲۳/۸۴			۳۵۱/۴۸۴۴	-۱/۷۸۸	۱۷/۸۳۴			۴۳۲/۳۸۱	-۱۰/۶۳۱	۱۷/۰۳۷	
CBT	۴۰۹/۳۶۵	۲۴/۸۶	۳۸۲/۳۹۹	-۶/۵۸۷	۲۳/۴۸۱	۳۵۷/۸۸۵	۱۸/۳۸	۳۳۵/۱۳	-۶/۳۵۹	۱۷/۴۸	۳۹۰/۸۳	۱۸/۳۳	۳۴۶/۸۱۸	-۱۱/۲۶۱	۱۶/۷			
CBBM				۴۰۱/۰۲۶	-۲/۰۳۷	۲۴/۴۳۷			۳۵۲۹/۰۲	-۱/۳۹۲	۱۷/۷۰۸			۳۷۹/۰۲۹	-۳/۰۱۹	۱۷/۷۳۵		
ENF ۷						ENF ۸						ENF ۹						
روش	تجربی			عددی			تجربی			عددی			تجربی			عددی		
	F_{MAX} (N)	δ_{EXP} (mm)	F_{MAX} (N)	خطای نیرو٪	F_{MAX} (N)	δ_{EXP} (mm)												
	CCM				۴۲۹/۱۳۱	-۱/۴۸	۲۱/۷۸۶			۲۲۸/۳۸۲	-۲۶/۷۳۷	۱۷/۷۱۹			۴۲۷/۸۳۴	-۳/۵۴۹	۲۱/۰۰۶	
CBT	۴۳۳/۶۷۵	۲۱/۷۳	۴۱۰/۰۹۶	-۵/۴۳۷	۲۱/۵۳	۳۲۵/۳۸	۱۸/۹۷	۳۱۹/۰۷	-۱/۹۴	۱۸/۳۷۵	۴۴۳/۵۷۵	۲۱/۸۸	۴۰۹/۷۵	-۷/۶۲۶	۲۱/۱۳۴			
CBBM				۴۲۴/۵۲۳	-۲/۱۱	۲۱/۷۲۸			۳۱۸/۴۷۶	-۲/۱۲۲	۱۸/۷۲۷			۴۳۲/۶۰۶	-۲/۴۷۳	۲۱/۱۸۳		

- سهم چقمرمگی شکست پلزنی در رشد ترک نمونه‌های ENF بیشتر از چقمرمگی شکست اولیه می‌باشد.
- روش‌های CBT و CBBM نتایج آزمایشات تجربی را بهتر از روشن CCM بترتیب با حداکثر خطای ۳٪ و ۷/۶٪ پیش‌بینی کردند.
- روش CBBM کمترین خطا را در پیش‌بینی حداکثر نیروی نمونه ۳ENF و حداکثر جابجایی نمونه ۷ENF دارا می‌باشد (به ترتیب ۰/۰۷ و ۰/۰۱ درصد) و می‌تواند حداکثر نیرو و جابجایی را برای رشد ترک ۳ENF به ترتیب با خطاهای ۰/۰۷ درصد و ۰/۸۹ درصد پیش‌بینی کند.
- هر سه روش قادر به پیش‌بینی نمونه‌های ۷ENF و ۵ENF بودند. با این حال، می‌توان نتیجه گرفت که با افزایش زمان جوشکاری و فشار نگهداری، نتایج عددی با نتایج تجربی سازگارتر می‌شوند.
- بر اساس نتایج CBBM، با افزایش دامنه امواج فرماصوتی تا سطح متوسط آن، $\delta_{C,II}^{*}$ افزایش می‌یابد. در حالی که با افزایش فشار نگهداری و زمان جوشکاری تا سطح متوسط، $\delta_{C,II}^{*}$ ابتدا افزایش و سپس کاهش می‌یابد. پس از سطح متوسط پارامترهای مذکور، $\delta_{C,II}^{*}$ به شدت کاهش می‌یابد.

همان طور که مشاهده می‌شود روش CBBM و تا حدودی روش CBT نسبت به روش CCM نتایج بدست آمده از آزمایشات تجربی را بهتر پیش‌بینی می‌کنند. خطای روش CBBM برای پیش‌بینی حداکثر نیرو، حداکثر ۳ درصد می‌باشد و خطای روش CBT برای پیش‌بینی حداکثر جابجایی، حداکثر ۵/۵ درصد می‌باشد. این روش توانسته است حداکثر نیرو و جابجایی جهت رشد ترک نمونه ۳ENF را با کمترین خطا پیش‌بینی کند.

۴- نتیجه‌گیری

- این مطالعه با هدف استخراج قانونی برای تعیین نواحی پلزنی و چسبناکی که می‌تواند به عنوان مشخصه اتصال استفاده شود، انجام گرفته است. اعتبار قوانین کشش- جدایش به دست آمده از نرمافزار تحلیل گر آباکوس ، با مقایسه حداکثر نیروهای عددی و تجربی (نیروی که واگرایی غیرخطی در آن رخ می‌دهد) تعیین شده است. نتایج اصلی به شرح زیر می‌باشد:
- در بین مدل‌های مختلف ناحیه چسبناکی، مدل ذوزنقه‌ای رفتار اتصال جوش فرماصوتی را در مود II بهتر از مدل‌های دیگر پیش‌بینی می‌کند.

جدول ۹. حداقل نیرو و جابجایی مورد نیاز جهت رشد ترک، بدست آمده از آزمایشات تجربی و استخراج شده از تحلیل عددی برای سه روش کاهش داده

Table 9. Maximum force required for crack growth obtained from experimental investigations and extracted from numerical analysis for the three data reduction methods

روش	ENF ۱						ENF ۲						ENF ۳					
	تجربی			عددی			تجربی			عددی			تجربی			عددی		
	F_{MAX}	δ_{EXP}	F_{MAX}	F_{MAX}	δ_{EXP}	خطای نیرو٪	F_{MAX}	δ_{EXP}	F_{MAX}	δ_{EXP}	خطای نیرو٪	F_{MAX}	δ_{EXP}	F_{MAX}	δ_{EXP}	خطای نیرو٪	F_{MAX}	δ_{EXP}
CCM	(N)	(mm)	(N)	(N)	(mm)	%	(N)	(mm)	(N)	(mm)	%	(N)	(mm)	(N)	(mm)	%	(N)	(mm)
CBT	۲۹۸/۵۹۵	۱۸/۶۱	۲۹۶/۸۰۳	-۰/۱۶	۱۸/۱	۳۱۵/۰۹۵	۱۴/۹۳	۳۰/۴/۳۵	-۳/۴۱	۱۳/۸۹۹	۳۴۲/۸۱۵	۱۷/۶	۳۳۴/۰۰۳	-۲/۵۷	۱۷/۳۶۵	-۱۲/۸۸۲	۱۷/۴۹۶	
CBBM	۲۹۲/۵۳	-۲/۰۳۱	۱۷/۹۴۶				۳۱۳/۰۵۲	-۰/۶۴۸	۱۴/۴۸۸			۳۴۲/۰۴۵	-۰/۰۶۷	۱۷/۷۵۶				
ENF ۴							ENF ۵						ENF ۶					
تجربی			عددی				تجربی			عددی			تجربی			عددی		
CCM	F_{MAX}	δ_{EXP}	F_{MAX}	خطای نیرو٪	F_{MAX}	δ_{EXP}	F_{MAX}	δ_{EXP}	F_{MAX}	خطای نیرو٪	F_{MAX}	δ_{EXP}	F_{MAX}	δ_{EXP}	خطای نیرو٪	F_{MAX}	δ_{EXP}	
CBT	۴۰/۹/۳۶۵	۲۴/۸۶	۳۸۲/۳۹۹	-۶/۵۸۷	۲۳/۴۸۱	۳۵۷/۸۸۵	۱۸/۴۸	۳۳۵/۱۳	-۶/۳۵۹	۱۷/۴۸	۳۹۰/۸۳	۱۸/۳۳	۳۴۶/۸۱۸	-۱۱/۲۶۱	۱۶/۷	۴۳۲/۲۸۱	۱۰/۵۳۱	۱۷/۰۳۷
CBBM	۴۰/۱۰/۲۶	-۲/۱۰۷	۲۴/۴۳۷				۳۵۲/۹۰۲	-۱/۳۹۲	۱۷/۷۰۸			۳۷۹/۰۲۹	-۲/۰۱۹	۱۷/۳۳۵				
ENF ۷							ENF ۸						ENF ۹					
تجربی			عددی				تجربی			عددی			تجربی			عددی		
CCM	F_{MAX}	δ_{EXP}	F_{MAX}	خطای نیرو٪	F_{MAX}	δ_{EXP}	F_{MAX}	δ_{EXP}	F_{MAX}	خطای نیرو٪	F_{MAX}	δ_{EXP}	F_{MAX}	δ_{EXP}	خطای نیرو٪	F_{MAX}	δ_{EXP}	
CBT	۴۳۳/۶۷۵	۲۱/۷۳	۴۱/۰/۹۶	-۵/۴۳۷	۲۱/۵۳	۳۲۵/۳۸	۱۸/۹۷	۳۱۹/۰۷	-۱/۹۴	۱۸/۳۷۵	۴۴۳/۵۷۵	۲۱/۸۸	۴۰/۹/۷۵	-۷/۶۲۶	۲۱/۱۳۴	۴۲۷/۸۳۴	-۳/۵۴۹	۲۱/۰۰۶
CBBM	۴۲۴/۵۲۲	-۲/۱۱	۲۱/۷۲۸				۳۱۸/۴۷۶	-۲/۱۲۲	۱۸/۷۲۷			۴۳۲/۶۰۶	-۲/۴۷۳	۲۱/۱۸۳				

در این رابطه C کامپلیانس نمونه می‌باشد (جابجایی خمسی بر واحد نیرو، $C=\delta/P$). مقدار کامپلیانس C ، بر حسب ثابت C . و توان سوم طول ترک (α)، طبق رابطه زیر بیان می‌شود.

$$C = C_0 + m\alpha^3 \quad (14)$$

- با افزایش فشار نگهداری و زمان جوشکاری، $\sigma_{C,II}$ افزایش می‌یابد ولی با افزایش دامنه امواج فرماحتوی، $\sigma_{C,II}$ ابتدا کاهش و سپس افزایش می‌یابد.

که مقدار ثابت C . برابر با کامپلیانس اولیه ترک هنگام شروع رشد ترک می‌باشد (α). ضریب m می‌تواند از شیب منحنی تجربی کامپلیانس بر حسب توان سوم طول ترک تعیین شود. با دیفرانسیل گرفتن از رابطه (۱۴) نسبت به طول ترک و جایگزین کردن آن در رابطه (۱۴)، مقادیر G_{II} بازای هر طول ترک α_i به وسیله رابطه (۱۵) بدست می‌آید.

$$G_{II} = \frac{3m\alpha^2 P^2}{2b} \quad (15)$$

۵- پیوست‌ها

۵-۱- روش‌های کاهش داده- محاسبه نرخ آزادسازی انرژی

۵-۱-۱- روش کالبیراسیون نرمی^۱

روش CCM، یک روش کاهش داده برای تعیین G_{II} است که توسط انجمن کامپوزیت آمریکا معرفی شده است [۴۸]. این روش از رابطه اروین-کیس برای محاسبه G_{II} استفاده می‌کند [۴۹].

$$G_{II} = \frac{P^2 \cdot dC}{2b \cdot d\alpha} \quad (13)$$

۱ Compliance Calibration Method (CCM)

^۱-۲- نظریه تیر کلاسیک^۱

$$G_{II} = \frac{9\alpha_e^2 P^2}{16b^2 h^3 E_f} \quad (19)$$

روش CBT برای محاسبه G_{II} توسط وانگ و ویلیامز پیشنهاد شده است [۵۰]. این روش بر اساس مدلی بر پایه تیر الاستیک می‌باشد (رابطه (۱۶)).

که α_e معادل طول ترک می‌باشد و بیانگر اصلاح طول ترک واقعی به منظور محاسبه اثر ناحیه پل زنی است و از رابطه (۲۰) بدست می‌آید [۵۱]:

$$\alpha_e = \left[\frac{C_c}{C_{0c}} \alpha_0^3 + \left(\frac{C_c}{C_{0c}} - 1 \right) \frac{2L^3}{3} \right]^{\frac{1}{3}} \quad (20)$$

مدول خمی نمونه E_f ، تأثیر مهمی بر روی شب و رفتار منحنی $P-\delta$ دارد که از رابطه کمپلیانس اولیه C با α محاسبه می‌شود [۵۱] (رابطه

.(۲۱))

$$E_f = \frac{3\alpha_0^3 + 2L^3}{8b^3 C_{0c}} \quad (21)$$

که E ، مدول در راستای طولی نمونه‌ها و C ، اصلاح طول ترک می‌باشد، که برای تغییر شکل برشی گسترش یافته در هنگام بارگذاری قطعه محاسبه می‌شود و توسط دی موریاس به صورت رابطه (۱۷) ارائه شده است [۳۲].

$$\Delta_1 = h \sqrt{\frac{E_1}{11G_{13}}} \left[3 - 2 \left(\frac{\Gamma}{1+\Gamma} \right)^2 \right] \quad (17)$$

که Γ از رابطه زیر بدست می‌آید:

که

$$\Gamma = 1.18 \frac{\sqrt{E_1 E_3}}{G_{13}} \quad (18)$$

که E و G ، بترتیب مدول عرضی و برشی می‌باشند.

کامپلیانس اصلاح شده C_c از رابطه (۲۳) بدست می‌آید [۵۱]:

$$C_{0c} = C_0 - \frac{3L}{10bhG_{13}} \quad (22)$$

^۲-۳- روش تیر مبتنی بر نرمی^۲

روش‌های کاهش داده CBT و CCM به اندازه‌گیری دقیق طول ترک نیاز دارند بنابراین، دی مورا و همکاران [۵۱]، یک تئوری تیر جدید با

پایه محاسباتی و یکارگیری مفهومی معادل ترک پیشنهاد کردند.

روش CBBM تنها بستگی به کمپلیانس نمونه طی آزمون داشته و در این روش محاسباتی، برخی اثرات که بر روی رفتار نمونه و در نتیجه منحنی $P-\delta$ تأثیر می‌گذارند، در نظر گرفته نشده است. مهمترین مزیت این روش توانایی اش در بدست آوردن منحنی R از منحنی $P-\delta$ دارد، که در نتیجه دشواری‌های رصد ترک را برطرف می‌کند. محاسبه G_{II} با اصلاح رابطه اروین-کیس به صورت رابطه (۱۹) بدست می‌آید [۵۱]:

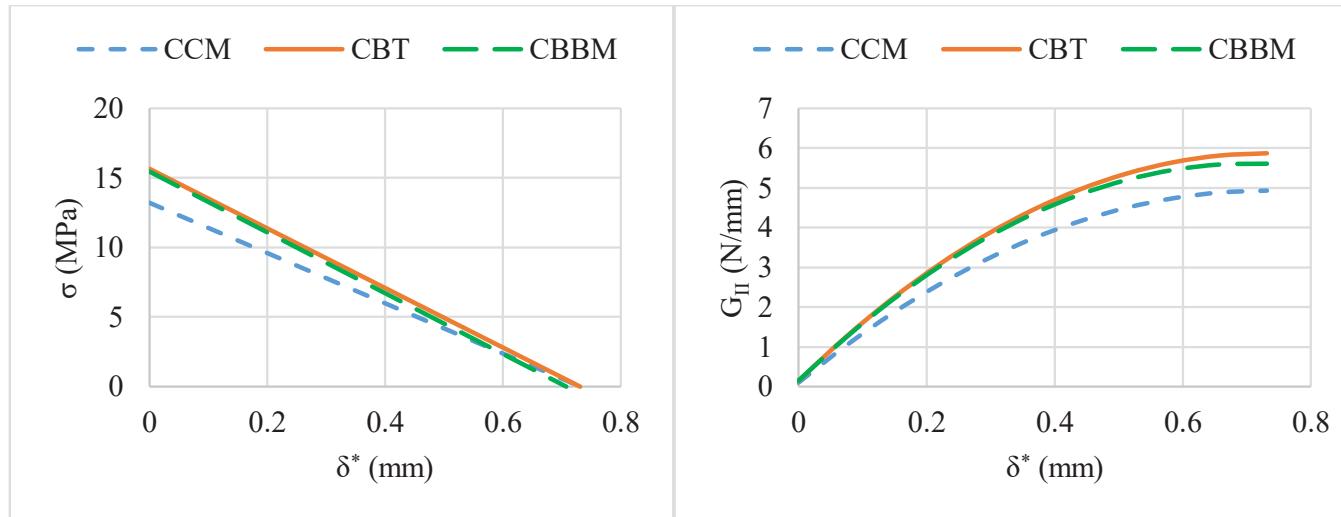
$$C = \frac{3\alpha^3 + 2L^3}{8bh^3 E_1} + \frac{3L}{10bhG_{13}} \quad (24)$$

۱ Classical Beam Theory (CBT)

۲ Compliance-Based Beam Method (CBBM)

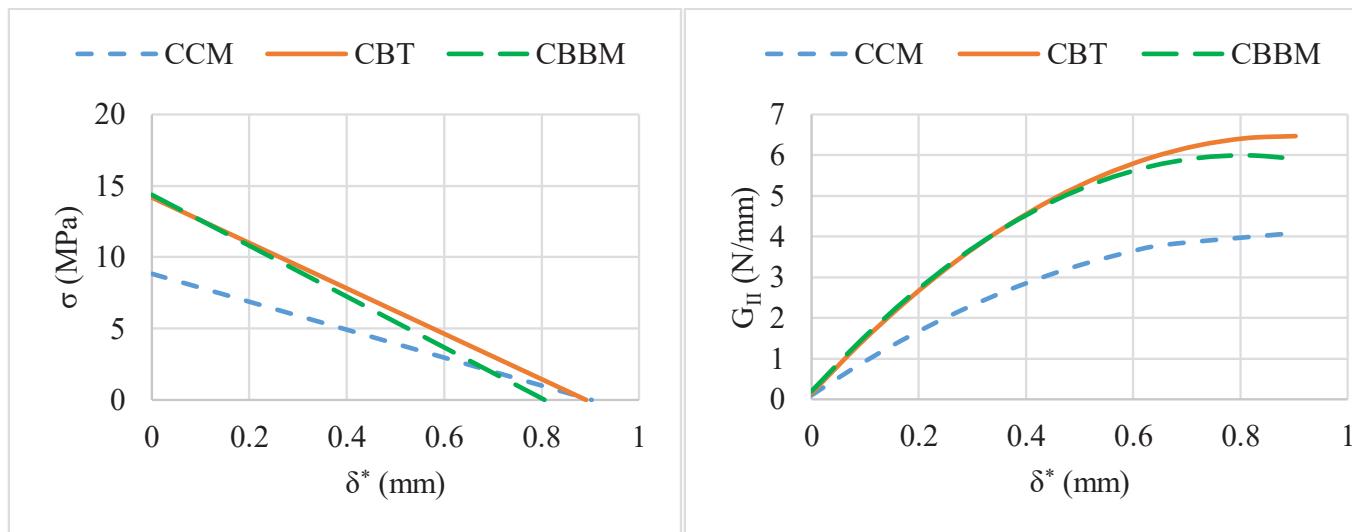
قوانین پلزنی تجربی استخراج شده برای نمونه‌های ENF را در شکل ۱۳
الی شکل ۲۱ نشان داده شده است

۵-۱-۴- برآذش داده‌های $G_{II} - \delta_{II}^*$ و استخراج قوانین پلزنی تجربی
برآذش داده‌های $G_{II} - \delta_{II}^*$ برای سه روش کاهش داده به همراه



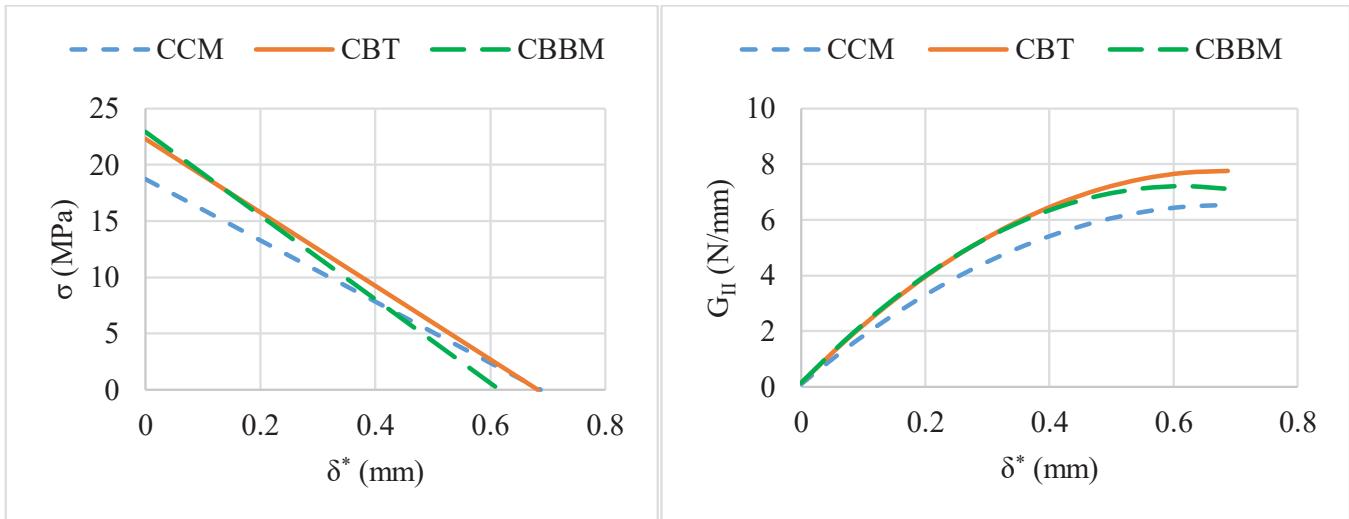
شکل ۱۳. نمودار برآذش $GII-\delta^*II$ و قانون پلزنی تجربی محاسبه شده برای نمونه ۱ ENF با استفاده از سه روش کاهش داده

Fig. 13. Fit diagram of $GII-\delta^*II$ and experimental bridging laws calculated for ENF 1 sample using three data reduction methods.



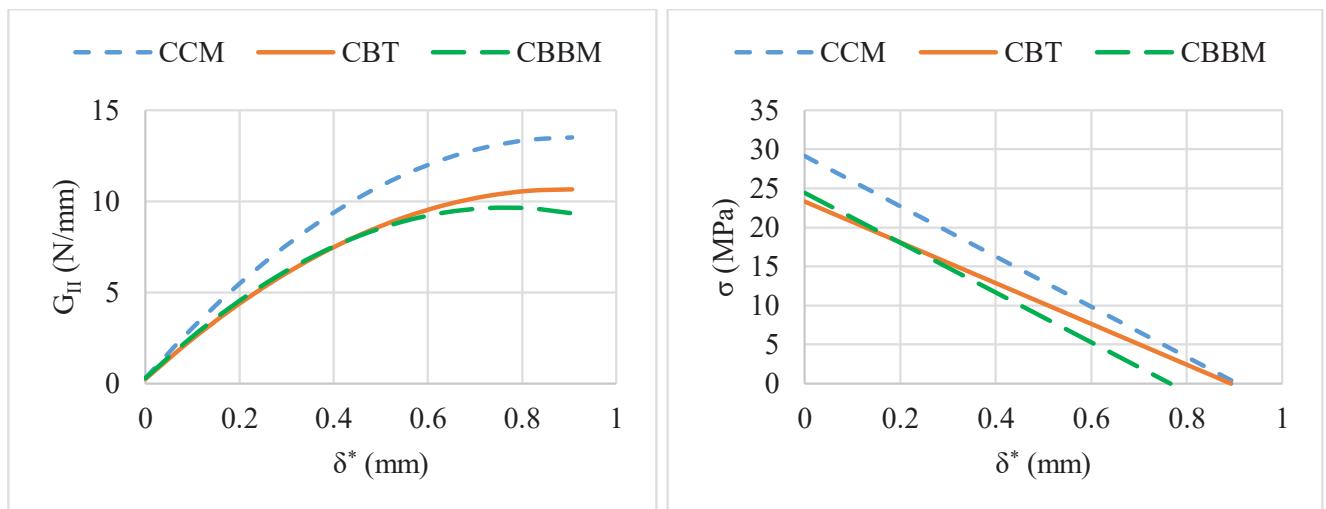
شکل ۱۴. نمودار برآذش $GII-\delta^*II$ و قانون پلزنی تجربی محاسبه شده برای نمونه ۲ ENF با استفاده از سه روش کاهش داده

Fig. 14. Fit diagram of $GII-\delta^*II$ and experimental bridging laws calculated for ENF 2 sample using three data reduction methods.



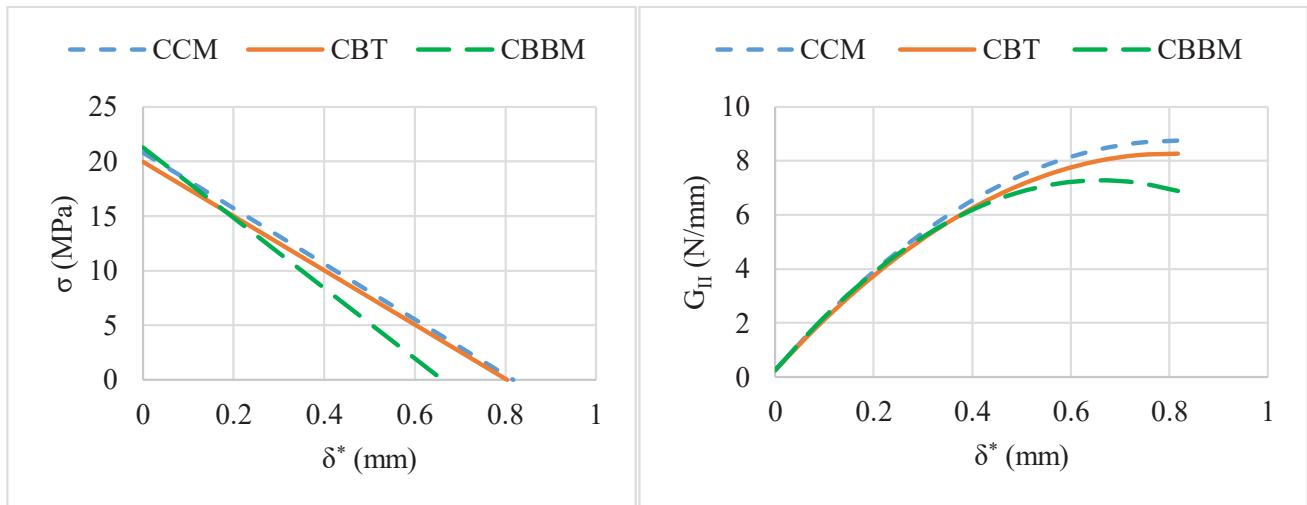
شکل ۱۵. نمودار برازش G_{II} - δ^*_{II} و قانون پلزنی تجربی محاسبه شده برای نمونه ۳ ENF با استفاده از سه روش کاهش داده

Fig. 15. Fit diagram of G_{II} - δ^*_{II} and experimental bridging laws calculated for ENF 3 sample using three data reduction methods.



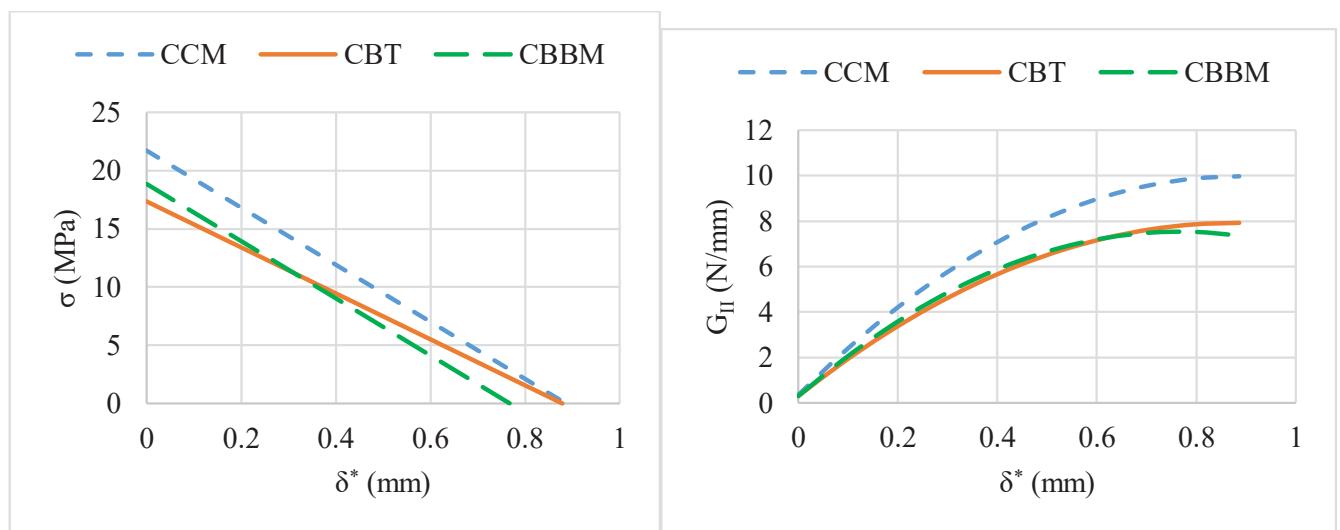
شکل ۱۶. نمودار برازش G_{II} - δ^*_{II} و قانون پلزنی تجربی محاسبه شده برای نمونه ۴ ENF با استفاده از سه روش کاهش داده

Fig. 16. Fit diagram of G_{II} - δ^*_{II} and experimental bridging laws calculated for ENF 4 sample using three data reduction methods.



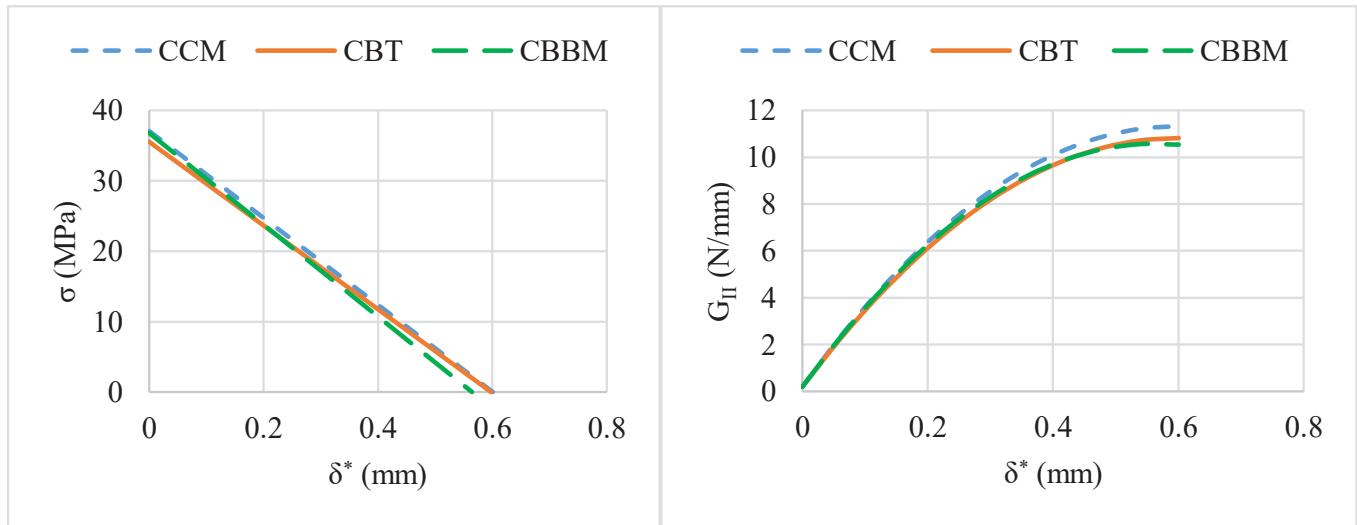
شکل ۱۷. نمودار برآذش G_{II} - δ^*_{II} و قانون پلزنی تجربی محاسبه شده برای نمونه ۵ ENF با استفاده از سه روش کاهش داده

Fig. 17. Fit diagram of G_{II} - δ^*_{II} and experimental bridging laws calculated for ENF 5 sample using three data reduction methods.



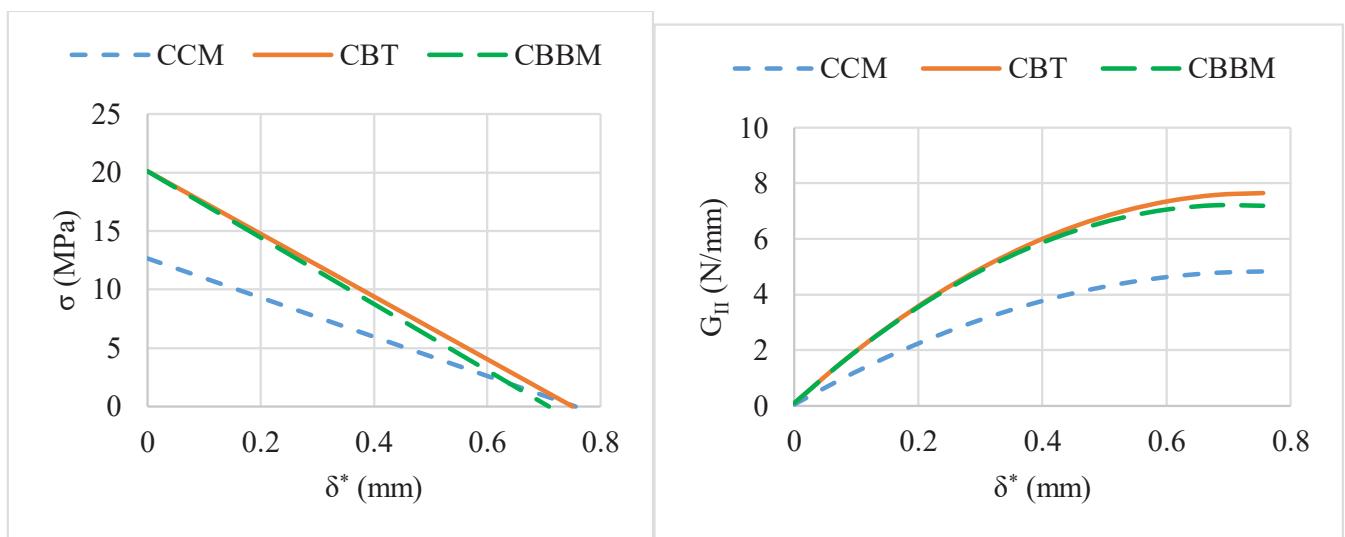
شکل ۱۸. نمودار برآذش G_{II} - δ^*_{II} و قانون پلزنی تجربی محاسبه شده برای نمونه ۶ ENF با استفاده از سه روش کاهش داده

Fig. 18. Fit diagram of G_{II} - δ^*_{II} and experimental bridging laws calculated for ENF 6 sample using three data reduction methods.



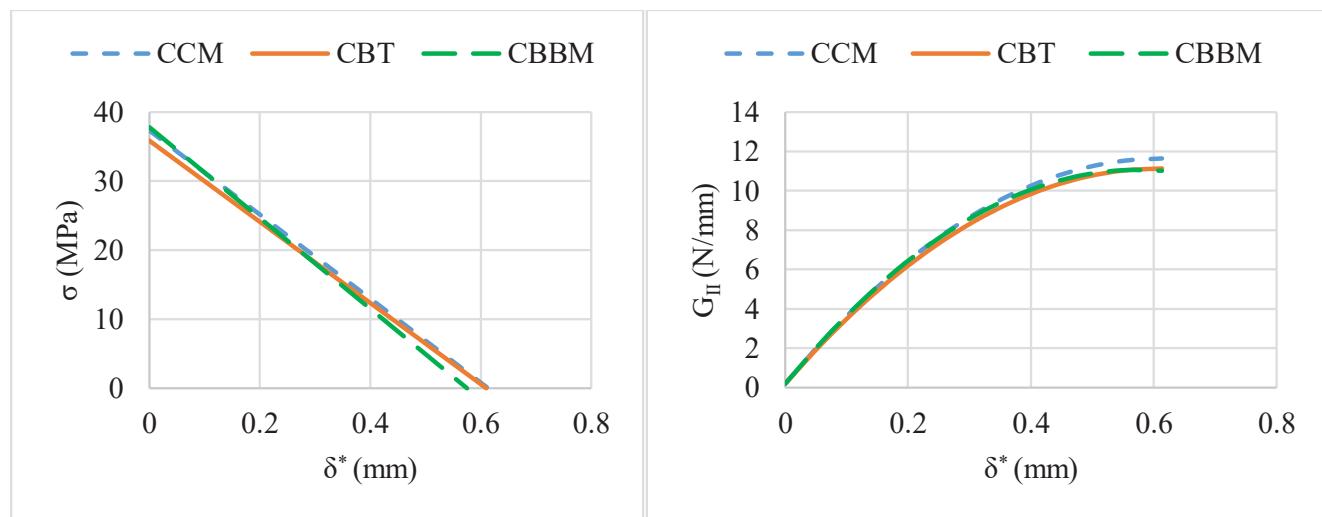
شکل ۱۹. نمودار برازش G_{II} - δ^*_{II} و قانون پلزنی تجربی محاسبه شده برای نمونه ۷ ENF با استفاده از سه روش کاهش داده

Fig. 19- Fit diagram of G_{II} - δ^*_{II} and experimental bridging laws calculated for ENF 7 sample using three data reduction methods.



شکل ۲۰. نمودار برازش G_{II} - δ^*_{II} و قانون پلزنی تجربی محاسبه شده برای نمونه ۸ ENF با استفاده از سه روش کاهش داده

Fig. 20. Fit diagram of G_{II} - δ^*_{II} and experimental bridging laws calculated for ENF 8 sample using three data reduction methods.



شکل ۲۱. نمودار برازش G_{II} - δ^* II و قانون پلزنی تجربی محاسبه شده برای نمونه ENF ۹ با استفاده از سه روش کاهش داده

Fig. 21. Fit diagram of G_{II} - δ^* II and experimental bridging laws calculated for ENF 9 sample using three data reduction methods.

منابع

- for joining of thermoplastics, Journal of Manufacturing Processes, 20 (2015) 234-244.
- [7] S. Pappadà, A. Salomi, J. Montanaro, A. Passaro, A. Caruso, A. Maffezzoli, Fabrication of a thermoplastic matrix composite stiffened panel by induction welding, Aerospace Science and Technology, 43 (2015) 314-320.
- [8] M. Troughton, Chapter 11—Induction Welding, Handbook of Plastics Joining, 2nd ed.; William Andrew Publishing: Boston, MA, USA, (2009) 113-120.
- [9] T. Ahmed, D. Stavrov, H. Bersee, A. Beukers, Induction welding of thermoplastic composites—an overview, Composites Part A: Applied Science and Manufacturing, 37(10) (2006) 1638-1651.
- [10] S. Mahdi, H.-J. Kim, B. Gama, S. Yarlagadda, J. Gillespie Jr, A comparison of oven-cured and induction-cured adhesively bonded composite joints, Journal of composite materials, 37(6) (2003) 519-542.
- [11] W. Tao, X. Su, H. Wang, Z. Zhang, H. Li, J. Chen, Influence mechanism of welding time and energy director to the thermoplastic composite joints by ultrasonic

- [1] R.E.e. Shalin, Polymer matrix composites, Springer Science & Business Media, 2012.
- [2] J. Comyn, Adhesion Science, Royal Society of Chemistry, 2007.
- [3] D. Brassard, M. Dubé, J.R. Tavares, Resistance welding of thermoplastic composites with a nanocomposite heating element, Composites Part B: Engineering, 165 (2019) 779-784.
- [4] I.F. Villegas, L. Moser, A. Yousefpour, P. Mitschang, H.E. Bersee, Process and performance evaluation of ultrasonic, induction and resistance welding of advanced thermoplastic composites, Journal of Thermoplastic Composite Materials, 26(8) (2013) 1007-1024.
- [5] D. Stavrov, H. Bersee, Resistance welding of thermoplastic composites—an overview, Composites Part A: Applied Science and Manufacturing, 36(1) (2005) 39-54.
- [6] B. Vijendra, A. Sharma, Induction heated tool assisted friction-stir welding (i-FSW): A novel hybrid process

- in ultrasonic welding of thermoplastic composites with flat energy directors and its application to the definition of optimum processing parameters, Composites Part A: Applied Science and Manufacturing, 65 (2014) 27-37.
- [22] R. Nikoi, M. Sheikhi, N.B.M. Arab, Experimental Analysis of Effects of Ultrasonic Welding on Weld Strength of Polypropylene Composite Samples, International Journal of Engineering-Transactions C: Aspects, 28(3) (2014) 447.
- [23] F. Balle, G. Wagner, D. Eifler, Ultrasonic Metal Welding of Aluminium Sheets to Carbon Fibre Reinforced Thermoplastic Composites, Advanced Engineering Materials, 11(1-2) (2009) 35-39.
- [24] F. Balle, G. Wagner, D. Eifler, Ultrasonic Spot Welding of Aluminum Sheet/Carbon Fiber Reinforced Polymer-Joints, Material Science and Engineering Technology, 38(11) (2007) 934-938.
- [25] S. Krüger, G. Wagner, D. Eifler, Ultrasonic Welding of Metal/Composite Joints, Advanced Engineering Materials, 6(3) (2004) 157-159.
- [26] S. Hashemi, A. Kinloch, J. Williams, The effects of geometry, rate and temperature on the mode I, mode II and mixed-mode I/II interlaminar fracture of carbon-fibre/poly (ether-ether ketone) composites, Journal of Composite Materials, 24(9) (1990) 918-956.
- [27] T. Lyashenko-Miller, G. Marom, Delamination fracture toughness of UHMWPE fibers/polyurethane laminates interleaved with carbon nanotube-reinforced polyurethane films, Polymers for Advanced Technologies, 28(5) (2017) 606-612.
- [28] A. Arrese, N. Insausti, F. Mujika, M. Perez-Galmés, J. Renart, A novel experimental procedure to determine the cohesive law in ENF tests, Composites Science and Technology, 170 (2019) 42-50.
- [29] X. Lu, M. Ridha, B. Chen, V. Tan, T. Tay, On cohesive element parameters and delamination modelling, Engineering Fracture Mechanics, 206 (2019) 278-296.
- [30] J.D. Whitcomb, Analysis of instability-related growth of welding, Journal of manufacturing processes, 37 (2019) 196-202.
- [12] A. Benatar, Ultrasonic welding of plastics and polymeric composites, in: Power Ultrasonics, Elsevier, (2015) 295-312.
- [13] K. Goto, K. Imai, M. Arai, T. Ishikawa, Shear and tensile joint strengths of carbon fiber-reinforced thermoplastics using ultrasonic welding, Composites Part A: Applied Science and Manufacturing, 116 (2019) 126-137.
- [14] P. Ochôa, I.F. Villegas, R.M. Groves, R. Benedictus, Diagnostic of manufacturing defects in ultrasonically welded thermoplastic composite joints using ultrasonic guided waves, NDT & E International, 107 (2019) 102126.
- [15] S.F. Raza, Ultrasonic welding of thermoplastics, University of Sheffield, (2015).
- [16] S. Mostafavi, D.F. Hesser, B. Markert, Effect of process parameters on the interface temperature in ultrasonic aluminum wire bonding, Journal of Manufacturing Processes, 36 (2018) 104-114.
- [17] Y.-H. Gao, Q. Zhi, L. Lu, Z.-X. Liu, P.-C. Wang, Ultrasonic Welding of Carbon Fiber Reinforced Nylon 66 Composite Without Energy Director, Journal of Manufacturing Science and Engineering, 140(5) (2018) 051009.
- [18] T. Chinnadurai, S. Arungalai Vendan, C. Rusu, E. Scutelnicu, Experimental Investigations on the Polypropylene Behavior during Ultrasonic Welding, Materials and Manufacturing Processes, 33(7) (2018) 718-726.
- [19] I.F. Villegas, G. Palardy, Ultrasonic Welding of Thermoplastic Composite Coupons for Mechanical Characterization of Welded Joints through Single Lap Shear Testing, Journal of visualized experiments: JoVE, 108 (2016) e53592.
- [20] N. Sirbu, O. Oancă, Optimizing ultrasonic joining technologies of composite polymer materials, (2016) 25:9-13.
- [21] I.F. Villegas, Strength development versus process data

- Phenomena Due to Damage, *Journal of the Mechanics and Physics of Solids*, 40(1) (1992) 1-16.
- [43] K.N. Anyfantis, N.G. Tsouvalis, A 3D Ductile Constitutive Mixed-Mode Model of Cohesive Elements for the Finite Element Analysis of Adhesive Joints, *Journal of Adhesion Science and Technology*, 27(10) (2013) 1146-1178.
- [44] K.N. Anyfantis, N.G. Tsouvalis, A Novel Traction–Separation Law for the Prediction of the Mixed Mode Response of Ductile Adhesive Joints, *International Journal of Solids and Structures*, 49(1) (2012) 213-226.
- [45] M. De Moura, J. Gonçalves, J. Chousal, R. Campilho, Cohesive and Continuum Mixed-Mode Damage Models Applied to the Simulation of the Mechanical Behaviour of Bonded Joints, *International Journal of Adhesion and Adhesives*, 28(8) (2008) 419-426.
- [46] K. Dadej, B. Surowska, Analysis of cohesive zone model parameters on response of glass-epoxy composite in mode II interlaminar fracture toughness test, *composites theory and practice*, 16(3) (2016) 180-188.
- [47] M.R. Choudhury, K. Debnath, Analysis of tensile failure load of single-lap green composite specimen welded by high-frequency ultrasonic vibration, *Materials Today: Proceedings*, 28 (2020) 739-744.
- [48] A.J. Russell, K.N. Street, Moisture and Temperature Effects on the Mixed-Mode Delamination Fracture of Unidirectional Graphite/Epoxy, in: *Delamination and Debonding of Materials*, ASTM International, 1985.
- [49] G.R. Irwin, J. Kies, Critical Energy Rate Analysis of Fracture Strength, *SPIE Milestone Series MS*, 137 (1997) 136-141.
- [50] Y. Wang, J. Williams, Corrections for Mode II Fracture Toughness Specimens of Composites Materials, *Composites Science and Technology*, 43(3) (1992) 251-256.
- [51] M. De Moura, J. Oliveira, J. Morais, J. Xavier, Mixed-Mode I/II Wood Fracture Characterization Using the Mixed-Mode Bending Test, *Engineering Fracture Mechanics*, 77(1) (2010) 144-152.
- a through-width delamination, *National Aeronautics and Space Administration, Langley Research Center*, 1984.
- [31] B.D. Davidson, X. Sun, Effects of friction, geometry, and fixture compliance on the perceived toughness from three-and four-point bend end-notched flexure tests, *Journal of reinforced plastics and composites*, 24(15) (2005) 1611-1628.
- [32] M. De Moura, A. De Moraes, Equivalent Crack Based Analyses of ENF and ELS Tests, *Engineering Fracture Mechanics*, 75(9) (2008) 2584-2596.
- [33] M. De Moura, R. Campilho, J. Gonçalves, Pure mode II fracture characterization of composite bonded joints, *International Journal of Solids and Structures*, 46(6) (2009) 1589-1595.
- [34] <http://ofogheng.ir/>.
- [35] Q. Zhi, Y. Gao, L. Lu, Z. Liu, P. Wang, Online Inspection of Weld Quality in Ultrasonic Welding of Carbon Fiber/Polyamide 66 without Energy Directors, *Weld. J.*, 97(3) (2018) 65s-74s.
- [36] A. Freddi, M. Salmon, Introduction to the Taguchi method, in: *Design principles and methodologies*, Springer, (2019) 159-180.
- [37] H. Atil, Y. Unver, A different approach of experimental design: Taguchi method, *Pakistan journal of biological sciences*, 3(9) (2000) 1538-1540.
- [38] <https://amajsonic.com>.
- [39] D. Broek, *Elementary Engineering Fracture Mechanics*, Springer Science & Business Media, 1986.
- [40] Standard ASTM D7905/D7905M-14, Standard Test Method for Determination of the Mode II Interlaminar Fracture Toughness of Unidirectional Fiber-Reinforced Polymer Matrix Composites, in, 2014.
- [41] W. Barrois, Use of Standardized Sequences of Flight-by-Flight Load Spectra in Fatigue Testing of Structural Aircraft Components, *Engineering Fracture Mechanics*, 9(2) (1977) 317-330.
- [42] Z. Suo, G. Bao, B. Fan, Delamination R-Curve

چگونه به این مقاله ارجاع دهیم

R. Ahmadi, H. Biglari, *Presenting the Traction-Separation Law for Ultrasonic Welding of Glass-Fiber Reinforced Polypropylene Composite*, Amirkabir J. Mech Eng., 54(10) (2023) 2429-2456.

DOI: [10.22060/mej.2022.20581.7261](https://doi.org/10.22060/mej.2022.20581.7261)



