ماهنامه علمى پژوهشى



مهندسی مکانیک مدرس

mme.modares.ac.ir

بررسی تاثیر ریزساختار بر تعیین ضرایب آکوستوالاستیک در جوشکاری فولاد زنگ نزن استنيتي

اىمان رحىمى 1 ، شابان نژادشىمىسى 2 ، فرزام قسىم اكبرى 8 ، مهدى احمدى نجف آبادى *4

چکیدہ

1, 2 - كارشناسى ارشد، مهندسى مكانيك، دانشگاه صنعتى اميركبير، تهران 3- كارشناسي ارشد، مهندسي متالورژي و مواد، دانشگاه تهران، تهران 4- دانشیار، مهندسی مکانیک، دانشگاه صنعتی امیرکبیر، تهران

* تهران، صندوق پستى ahmadin@aut.ac.ir،4413-1587

اطلاعات مقاله

اندازه گیری تنش پسماند برای قطعات در حال کار یک مجموعه با روش های مخرب عملا غیرممکن است. لذا در این موارد استفاده از روش های	مقاله پژوهشی کامل
غیرمخرب مانند روش موج فراصوتی از اهمیت به سزایی برخوردار است. یکی از مشکلات موجود در زمینه اندازهگیری غیر مخرب تنش پسماند	دريافت: 24 بهمن 1394
به روش امواج فراصوتی، تعیین ضرایب آکوستوالاستیک ماده میباشد. در واقع برای تبدیل داده های بهدست آمده از اندازهگیری به روش امواج	پذيرش: 22 فروردين 1395
	ارائه در سایت: 25 اردیبهشت 1395
— فراصوتی، می بایست این ضرایب به دقت تعیین شوند. اما به دلیل مشکلاتی مانند زاویه دار بودن منطقه متاثر از حرارت به دلیل پخ جوشکاری و	کلید واژگان:
ضخامت کم این منطقه تعیین ضرایب این منطقه به صورت دقیق انجام نمیشود. در این پژوهش برای تعیین ضریب اکوستوالاستیک منطقه	ضريب أكوستوالاستيك
متاثر از حرارت (HAZ) شبیه سازی عملی انجام گرفت. شبیه سازی به این صورت انجام گرفت که منطقه متاثر از حرارت به چهار قسمت	منطقه متاثر از حرارت
تقسیم شد و سپس با انجام چرخههای مختلف عملیات حرارتی بر روی نمونههای استاندارد تست کشش، این منطقه به صورت چهار قسمت	فولاد زنگ نزن آستنیتی
مجزا شبیه سازی شد. از این ضریب در تعیین تنش پسماند نمونههای جوشکاری شده فولاد زنگ نزن آستنیتی با استفاده از امواج فراصوتی L _{CR}	امواج L _{CR}
استفاده شد و سپس دادههای بهدست آمده با روش کرنش سنجی سوراخ مقایسه گردید. با مقایسه تنش های بهدست آمده از روش شبیه سازی	کرنش سنجی سوراخ
عملی HAZ و روشهای پیشین محاسبهی ضریب آکوستوالاستیک و مقایسه با روش کرنش سنجی سوراخ، مشاهده شد که این روش موجب	
بهبود دقت اندازه گیری تنش پسماند در نمونههای جوشی شده است.	

An investigation of the effect of microstructure on determination of acoustoelastic constants in austenitic stainless steel welding

Iman Rahimi¹, Shayan Nejadshamsi¹, Farzam Ghasimakbari², Mehdi Ahmadinajafabadi^{1*}

1- Department of Mechanical Engineering, Amirkabir University, Tehran, Iran

2- Department of Metallurgy and Material Engineering, University of Tehran, Tehran, Iran

* P.O.B. 4413-1587, Tehran, Iran, ahmadin@aut.ac.ir

ARTICLE INFORMATION ABSTRACT Residual stress measurement of in-service parts of a system is practically impossible by means of Original Research Paper Received 13 February 2016 destructive methods. Therefore, the use of ultrasonic method as a non-destructive method has an Accepted 10 April 2016 important role. One of the problems in non-destructive measurement of residual stresses by means of Available Online 14 May 2016 ultrasonic waves is determination of acoustoelastic constants. In fact, for conversion of ultrasonic method data to stress state, it is necessary that these coefficients be determined very precisely. But for Keywords: reasons like HAZ inclination and small width of this zone, determination of coefficient of this zone does Acoustoelastic Coefficient HAZ not perform accurately. In this study, the practical simulation is performed for determination of Austenitic Stainless Steel acoustoelastic coefficient of HAZ. For this simulation, the heat affected zone is divided to four separate Lep Waves zones and then the microstructure of those four zones has been simulated on standard tensile test Hole-Drilling Strain-Gage specimen by different heat treatment cycles. This coefficient has been used in evaluation of welding residual stresses of austenitic stainless steel by L_{CR} Ultrasonic waves and the results compared with the hole-drilling strain-gage method. By comparison of stress values achieved by HAZ simulation method, the conventional method and hole-drilling strain-gage method, it is seen that the HAZ simulation method causes an improvement in welding residual stress measurement accuracy.

1- مقدمه

به سزایی را ایفا میکنند. در میان فرآیندهای ساخت، جوشکاری از جمله فرآیندهای پرکاربرد و گسترده می باشد که در بسیاری از صنایع مورد استفاده قرار می گیرد، اما با این وجود اتصالات جوش دارای مزایا و محدودیتهایی است که در هنگام طراحی باید آنها را مورد توجه قرار داد. به طور کلی مزیت-

اطمینان حاصل نمودن از صحت فرآیندهای ساخت در پروژههای مهندسی دارای گسترهی وسیعی می باشد و در این زمینه آزمون های غیر مخرب¹ نقش

¹ Nondestructive Tests

Please cite this article using: I. Rahimi, Sh. Nejadshamsi, F. Ghasimakbari, M. Ahmadinajafabadi, An investigation of the effect of microstructure on determination of acoustoelastic constants in austentic statuless steel welding, Modares Mechanical Engineering, Vol. 16, No. 5, pp. 1-9, 2016 (in Persian)

های یک اتصال جوشی را میتوان آب بندی کامل، استحکام استاتیکی¹ بالا (در حد استحکام فلز پایه و یا بالاتر از آن)، وزن پایین و زمان تولید کوتاه عنوان كرد. با اين وجود، اين اتصال باعث به وجود آمدن عيوب متالورژيكي و مکانیکی مانند ترک، تنشهای پسماند² و تغییر شکلهای جوشی در قطعات و اتصالات نیز می گردد که تاثیر منفی بر عملکرد سازه و ضریب اطمینان آن می گذارد. هر یک از عیوب گفته شده باعث کاهش خواص مکانیکی اتصال جوش و همچنین باعث عدم کارایی مناسب اتصال جوشی می شوند. بنا بر آن چه گفته شد لزوما یک اتصال جوشی صد در صد طبق آنچه طراحی شده است، رفتار نخواهد کرد. از این رو حصول اطمینان از انجام صحیح این فرآیند در ساخت سازههای مهندسی دارای اهمیت بالایی می باشد.

یکی از پرکاربردترین روشهای آزمون غیرمخرب برای اندازهگیری تنش پسماند، روش موج فراصوتی 3 است که از موج $^{4}_{\mathrm{CR}}$ استفاده میکند. این روش بر اساس رابطهی خطی بین سرعت موج فراصوتی و تنش پسماند می-باشد. این رابطه در محدوده کشسانی⁵، اثر آکوستوالاستیک⁶ نام دارد که نشان میدهد زمان پرواز⁷ امواج فراصوتی به طور خطی با تنش تغییر میکند [1]. این روش، دستیابی به اندازه گیری زمان ورود تا دقت 1 ns را اقتضا می کند. همچنین پیچیدگیهای هندسی قطعات، کاربرد موج L_{CR} را برای اندازه گیری تنش محدود می کند [2]. علی رغم مزایای این روش، باید به اثر پارامترهای مختلف بر این روش از قبیل اثر ریزساختار (اندازه دانه⁸ [4,3]، بافت⁹ [6,5]، ساختار [7]) و شرايط محيطي (دما [9,8] و غيره) توجه داشت.

کوزام و همکاران [10] در تحقیقات خود نشان دادند که ساختار بر روی ثابت آکوستوالاستیک¹⁰ (L) و همچنین بر روی زمان پرواز در حالت بدون تنش (t_0) موثر است و لذا اندازه گیری تنش پسماند با روش امواج فراصوتی نیازمند تفکیک اثر آکوستوالاستیک و ساختار است. در حوزه اندازه گیری تنش پسماند جوشی به روش امواج فراصوتی، پژوهشهایی در داخل کشور انجام شده است که در ادامه آورده می شود. آذری و همکاران [11] با استفاده از امواج فراصوتی عرضی، تنش پسماند ناشی از فرآیند جوشکاری لب به لب دو ورق غیرهمجنس (فولاد کربنی و فولاد زنگ نزن) را بررسی و اعلام نمودند که با استفاده از روش غیرمخرب موج فراصوتی میتوان تنشهای پسماند ناشی از فرآیند جوشکاری را به صورت کیفی برآورد کرد. همچنین نشان داده شد که مقادیر برآورد شده با روش موج فراصوتی برای ورق از جنس فولاد زنگنزن به نسبت فولاد کربنی مطابقت بهتری با نتایج مدل-سازی به روش المان محدود¹¹ی دارد که تغییرات فازی¹² در آن اعمال نشده است. زیرا اثر تغییرات فازی بر تنشهای پسماند جوشی فولادهای کربنی بسیار بیشتر است، به گونه ای که صرفنظر کردن از آن در شبیهسازی المان محدود منجر به خطای بیشتری در قیاس با فولاد زنگنزن می شود. صادقی و همکاران [12]، به بررسی تغییرات تنشهای پسماند طولی جوش در راستای ضخامت ورق از جنس آلومینیوم به کمک امواج طولی فراصوتی پرداختهاند. همچنین نتایج اندازهگیری تنشهای یسماند به این روش با نتایج حل عددی المان محدود جوش، مقايسه شدند و تطابق قابل قبولى بين اين دو مشاهده

- Longitudinal Critically Refracted (LCR)
- Elastic
- Accoustoelastic Effect Time of Flight (TOF)
- Grain Size

- Accoustoelastic Coefficient Finite Element Method
- 12 Phase Change

گردید. جوادی و همکاران [13] به ارزیابی تنشهای پسماند در نمونههای دارای اتصال جوشی از جنس فولاد زنگنزن آستنیتی به کمک امواج Lcr با هر دو روش تماسی 13 و غوطهوری 14 پرداختند. در پژوهشی دیگر از این نویسنده، مخزنی از جنس فولاد زنگنزن¹⁵ (304L) به روش جوشکاری تیگ¹⁶ ساخته شد و تنشهای پسماند محیطی و محوری ناشی از جوش مرکزی به روش امواج فراصوتی اندازه گیری شد و نتایج آن با روش کرنش-سنجی سوراخ¹⁷ اعتبارسنجی گردید و مطابقت خوبی بین نتایج این دو روش گزارش شد [14]. در راستای ادامه این مطالعات از همین نویسنده در مقاله ای دیگر، به اندازه گیری تنش پسماند و مقایسه نتایج با روش المان محدود یرداخته شد. برای محاسبهی ضریب آکوستوالاستیک منطقه متاثر از حرارت (HAZ¹⁸)، 12 نمونه جهت متالوگرافی¹⁹ آماده شد که هر یک از آنها دمای آنیل، مدت زمان آنیل، نرخ خنک شدن و محیط خنک شدن متفاوتی را تجربه كردهاند. از بين اين 12 نمونه، بهترين نمونه كه با منطقه متاثر از حرارت تطابق بیشتری از نظر اندازه دانه داشت، برای شبیهسازی این منطقه مورد استفاده قرار گرفت [15].

با وجود این که نظریه آکوستوالاستیک و اندازه گیری تنش به روش L_{CR}، به عنوان یک روش شناخته شده در تستهای غیر مخرب است، اما همچنان در زمینهی تاثیر ساختار و اندازه دانه بر روی ضریب آکوستوالاستیک منطقه متاثر از حرارت، فضای مناسبی برای تحقیق و پژوهش مهیا است. اندازه گیری ضریب آکوستوالاستیک منطقهی متاثر از حرارت به علت داشتن عرض کم و همچنین ساختار غیریکنواخت همواره با مشکل روبرو بوده است. در این مقاله با استفاده از شبیه سازی منطقه متاثر از حرارت با استفاده از چرخه های مناسب عملیات حرارتی ابتدا ساختار این منطقه بر روی چهار نمونهی استاندارد کشش به صورت سعی و خطا شبیه سازی شد و سپس با استفاده از ضریب بهدست آمده از این روش، تنش پسماند موجود در ورقهای با جنس فولاد زنگ نزن آستنیتی 20 به روش L_{CR} محاسبه گردید. در پژوهشهای پیشین انجام شده برای اندازه گیری این ضریب، صرفا شبیهسازی بر روی یک نمونه به صورت کلی انجام گردیده و یا با استفاده از روش سنتی بهدست آوردن ضريب آكوستوالاستيك (محاسبهى ضريب آكوستوالاستيك منطقه متاثر از حرارت به صورت ضریبی از ضریب آکوستوالاستیک فلز پایه) محاسبه شده است. همچنین نتایج بهدست آمده از این روش با نتایج بهدست آمده از روش سنتی محاسبهی ضریب آکوستوالاستیک مقایسه شد. همچنین برای صحهسنجی نتایج این آزمون، از روش کرنش سنجی سوراخ برای اندازه گیری تنش پسماند ورق های جوشی در عمق mm 2 از سطح ورق استفاده گردید. مقایسهی بین نتایج نشان داد که روش ارائه شده برای تعیین ضریب آکوستوالاستیک منطقه متاثر از حرارت، خطای ناشی از اندازه گیری تنش پسماند را به طور قابل توجهای کاهش داده است.

2- نظريه آكوستوالاستيك

ارزیابی تنش پسماند با استفاده از روش امواج فراصوتی بر مبنای رابطهی خطی میان تنش و مدت زمان حرکت موج است که به آن اثر آكوستوالاستيك مي گويند [17,16]. اين اثر سرعت موج فراصوتي را با توجه

¹⁸ Heat Affected Zone (HAZ)

¹ Static Strength

Residual Stress Ultrasonic waves

⁹ Texture

¹³ Contact

¹⁴ Immersion

¹⁵ Stainless Steel

¹⁶ TIG (Tungsten Inert Gas) ¹⁷ Hole-Drilling Strain-Gage Method

 ¹⁹ Metallography
²⁰ Austenitic Stainless Steel

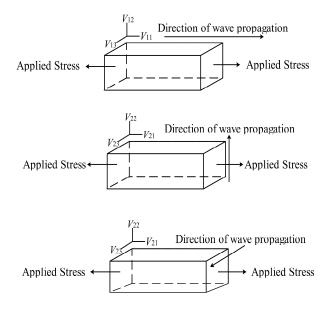


Fig. 1 The velocity of plane waves and stress field in perpendicular directions [19]

شکل 1 سرعت امواج صفحه ای و میدان تنش در جهات عمود بر هم [19]

3- روش تحقیق 1-3- مواد و آمادهسازی نمونهها

برای ساخت نمونه ها و عملیات جوشکاری، از فولاد زنگ نزن آستنیتی 304L به عنوان یک ماده متشکل از کروم و نیکل که ترکیب مناسبی برای بهبود مقاومت به خوردگی، استحکام و چقرمگی دارد، استفاده شده است. کربن بسیار کم این فولاد باعث کاهش چشمگیر رسوب کاربیدها در حین جوشکاری می شود. این ویژگیها سبب می شود تا این ماده به عنوان یکی از فولادهای پرکاربرد برای مصارف صنعتی به کار گرفته شود.

دو ورق نورد شده با ضخامت 6 mn ورت لب به لب و بدون پخ توسط یک پاس جوشکاری زیرپودری⁴ به هم متصل شدند. مشخصات این جوشکاری در جدول 1 آورده شده است. همچنین از یک ورق به ضخامت mm به عنوان پشت بند جوش استفاده شد. علت عدم استفاده از پخ زاویه دار و همچنین به کارگیری ورق پشت بند برای جوشکاری، حذف خطای پوشش دهی موج در راستای ضخامت ورق در ناحیهی متاثر از حرارت جوش می باشد که با تبدیل ناحیهی متاثر از حرارت به ناحیهای موازی با مرز فلز جوش، این خطا از محاسبات اندازه گیری تنش حذف گردید. ورق های جوشکاری شده توسط عملیات حرارتی مناسب تنش گیری شدند (به مدت 2 ساعت در دمای محلیات حرارتی تاثیری بر روی ریز ساختار فلز پایه و فلز جوش ندارد [20]. به منظور شبیه سازی چرخه عملیات حرارتی طی شده در منطقه متاثر از مرارت، پنج نمونه استاندارد تست کشش بر اساس استاندارد ASTM E8 ساخته شد (شکل 2).

3-2- شبیه سازی ریز ساختار منطقه متاثر از حرارت

فرآیند جوشکاری به علت تغییر دما، باعث تغییرات ریزساختار در فلز پایه و فلز جوش میشود. بدین منظور، برای کاهش خطای اندازهگیری ثابت آکوستوالاستیک از فولاد زنگ نزن آستنیتی استفاده شده است که دچار به حالت کرنش ماده تغییر میدهد. نظریه آکوستوالاستیک توسط هیوگس و کلی معرفی شد [18]. با لحاظ کردن تعاریف و فرض های لازم برای یک ماده همگن¹، همسانگرد² و کشسان، رابطهی سرعت موج فراصوتی برای یک جسم تحت تنش توسط هیوگس و کلی بهدست آمد. روابط (1) تا (3) برای جسمی معتبر است که تحت یک کرنش همگن سه جهته باشد: $\rho_0 V_{11}^2 = \lambda + 2\mu + (2l + \lambda)\theta + (4m + 4\lambda + 10\mu)\alpha_1$ (1) $\rho_0 V_{12}^2 = \mu + (\lambda + m)\theta + 4\mu\alpha_1 + 2\mu\alpha_2 - \frac{1}{2}n\alpha_3$ (2)

$$\rho_0 V_{13}^2 = \mu + (\lambda + m)\theta + 4\mu\alpha_1 + 2\mu\alpha_3 - \frac{1}{2}n\alpha_2$$
(3)

که در آن

$$V_{13}, V_{12}, V_{11}$$
 و 3 V_{12}, V_{11} (V_{13}, V_{12}, V_{11}) (V_{13}, V_{12}, V_{11}) (V_{13}, V_{12}, V_{11}) (V_{12}, V_{11}) (V_{12}, V_{12}) (V_{12}, V_{1

برای حالت تنش تک محوره، 5 سرعت را میتوان از روابط (1-3) به دست آورد. برای این منظور تنش در جهت 1، همانطور که در شکل 1 نشان داده شده است، در نظر گرفته شد. سپس کرنشها به صورت زیر خواهند بود: (5) $\alpha_2 = \alpha_3 = -\nu \varepsilon$, $\alpha_1 = \varepsilon$ که در آن ع کرنش در جهت 1 و ۷ برابر ضریب پواسون است. روابط (1) تا (3) به صورت زیر نوشته میشود:

$$\begin{aligned} \rho_0 V_{11}^{21} &= \lambda + 2\mu \\ + [4(\lambda + 2\mu) + 2(\mu + 2m) + \nu\mu \left(1 + \frac{2l}{\lambda}\right)]\epsilon \end{aligned} (6) \end{aligned}$$

$$\frac{\overline{v_{11}}}{d\varepsilon} = \mathbf{2} + \frac{(\mu + 2m) + \nu\mu(\mathbf{1} + \frac{\omega}{\lambda})}{\lambda + 2\mu} = L_{11}$$
(7)

در رابطه یالا، L_{11} برابر ثابت بی بعد آکوستوالاستیک برای امواج L_{CR} است. بزرگترین تغییر در سرعت نسبی مربوط به انتشار طولی موج موازی با تنش اعمال شده است (I_{11})، که توسط ضریب L_{11} کنترل می شود. این رابطه نشان می دهد که این امواج بهترین کاندید برای اندازه گیری تنش می باشند که یکی از دلایل استفاده از امواج L_{CR} می باشد. برای به دست آوردن رابطه ی میان تغییرات تنش و زمان پرواز می توان رابطه ی (7) را به صورت رابطه ی (8) بازنویسی کرد، که در آن I_{11} زمان برواز موج در ماده بدون تنش است.

$$d\sigma = \frac{E\left(\frac{dV_{11}}{V_{11}}\right)}{L_{11}} = \frac{E}{L_{11}t_0}dt$$
(8)

در رابطهی (8)، $d\sigma$ تغییرات تنش (MPa) و E مدول کشسانی (MPa) است. همچنین $dt = t - t_0$ تغییرات زمان پرواز در اثر تغییرات تنش است. در رابطهی (8) زمان پرواز اندازه گیری شده شامل ترکیبی از اثرها از قبیل تنش پسماند (Δt_{rs})، ریزساختار (Δt_{TX})، دما (Δt_{T}) و نیروی اعمالی (Δt_{F}) می باشد [17].

$$t = t_0 + \Delta t_{RS} + \Delta t_{TX} + \Delta t_T + \Delta t_F \tag{9}$$

در میان اثرات ریزساختار بر روی زمان پرواز، میانگین اندازه دانه نقش مهمی در محاسبهی ثابت آکوستوالاستیک در منطقه متاثر از حرارت به خصوص در فولادهای زنگ نزن آستنیتی دارد. دلیل این اثر را میتوان به ساختار ناهمگن منطقه متاثر از حرارت مربوط دانست.

⁴ Submerged Arc Welding (SAW)

¹ Homogenous

² Isotropic ³ Murnaghan

تغییرات فازی قابل توجه در حین عملیات جوشکاری نمیشود. اندازه دانه فاز آستنیت فولاد، برای اندازه گیری دقیق تر ثابت آکوستوالاستیک به عنوان یکی از عوامل موثر در زمان پرواز موج، می بایست در محاسبات مد نظر قرار گرفته شود. منطقهی متاثر از حرارت به دلیل داشتن عرض کم (در حدود mm 6-2) برای اندازه گیری ثابت آکوستوالاستیک محدودیت ایجاد میکند. به همین منظور برای کاهش خطای اندازه گیری تنش پسماند با روش _{RC} منطقهی متاثر از حرارت نمونهی جوشکاری شده با انجام عملیات حرارتی مختلف به روش سعی و خطا، شبیهسازی شد. این شبیهسازی بدین صورت انجام پذیرفت که ابتدا یک نمونه از مقطع جوش ورق جوشکاری شده توسط فرآیند برش جت آب¹ بریده شد و سپس میانگین اندازه دانه منطقه متاثر از حرارت شبیهسازی این ناحیه و افزایش دقت اندازه گیری، این منطقه مطابق شکل 3 به چهار ناحیه تقسیم،ندی شد.

جدول 1 مشخصات جوشکاری

Table 1 Welding Specification

جنس الكترود	سرعت جوشکاری (cm/min)	جریان جوشکاری (A)	ولتاژ جوشكارى (V)
ER308L	60	450	27

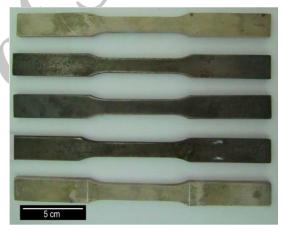


Fig. 2 Standard tensile test specimens

شکل 2 نمونه های استاندارد تست کشش

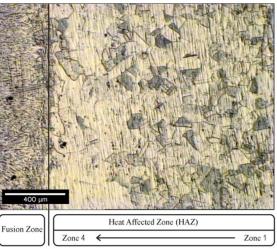


Fig. 3 Microstructure of fusion zone and heat affected zone $\mathbf{\hat{s}}_{1}$ شكل 3 ريز ساختار منطقه فلز جوش و منطقه متاثر از حرارت

¹ Water Jet Cutting

بعد از ناحیهبندی مورد نظر، عملیاتهای حرارتی متفاوتی بر روی نمونههای فولاد زنگ نزن آستنیتی صورت گرفت تا در آخر ریزساختار این چهار ناحیه بر روی نمونههای استاندارد کشش شبیهسازی گردد. ناحیه 4، نزدیکترین ناحیه به فلز جوش است که دارای افزایش اندازه دانهی بیشتری نسبت به دیگر ناحیههاست (شکل 4). برای شبیهسازی ریزساختار این ناحیه، باید دمای 1100 درجه سانتی گراد بر روی نمونهها به مدت 201 دقیقه اعمال شده و سپس در هوای بدون جریان به آرامی خنک شود. برای شبیهسازی ناحیهی ۱، که نزدیکترین ناحیه به فلز پایه است و به همین دلیل نسبت به مناطق دیگر کمترین رشد در اندازه دانه را دارد، دمای 1000 درجه سانتی گراد به مدت 45 دقیقه اعمال گردید و سپس در هوای بدون جریان به آرامی خنک شد. به همین ترتیب نیز دو ناحیهی دیگر در محدودهی دمایی 1000 تا 1000 درجه سانتی گراد در کوره قرار گرفته و ریزساختار مورد نظر شبیهسازی شد. تحلیل متالوگرافی نمونههای شبیهسازی شده نشان داد که تطابق مناسبی میان اندازه دانه نمونههای شبیهسازی شده و نمونه اصلی وجود دارد. نتایج میان اندازه دانه نمونههای شبیهسازی شده و نمونه اصلی وجود دارد. نتایج

3-3- محاسبهی ثابت آکوستوالاستیک

به منظور محاسبهی ثابت آکوستوالاستیک فلز جوش و فلز پایه، نمونههای استاندارد کشش به صورت موازی با خط جوش برش داده شدهاند تا از اثر بافت بر روی اندازه گیری زمان پرواز جلوگیری شود.

همچنین برای ضرایب آکوستوالاستیک منطقه متاثر از حرارت، چهار نمونه استاندارد در نظر گرفته شد. هر یک از این مناطق که بر روی یک نمونه استاندارد شبیهسازی شده بود، برای محاسبهی ثابت آکوستوالاستیک در دستگاه آزمون کشش قرار گرفت. برای این منظور، یک دستگاه کشش زویک² با ظرفیت 30 00 و قابلیت تنظیم سرعت بارگذاری mm/min مورد. مورد استفاده قرار گرفت. برای ارسال و دریافت موج از دستگاه اپ تل³ با نرخ داده-برداری 100MHz استفاده شد و یک ترانسدوسر⁴ فرستنده و دو ترانسدوسر گیرنده با قطر mm 6 در یک گوه⁵ نگهدارنده از جنس پلکسی گلس⁶ در یک زاویه معین برای ایجاد موج Lcr ثابت شدند (شکل 5).

همچنین پارامتر t_0 نیز در حالت بدون تنش برای هر یک از نمونهها محاسبه شد. با توجه به رابطهی (10) و بهدست آوردن زمان پرواز موج و نیروی اعمال شده بر نمونه استاندارد به طور همزمان، ضریب آکوستوالاستیک (L) محاسبه شد.

 $\Delta \sigma = \frac{E}{L} \frac{(t - t_0)}{t_0}$

 t_{0} و t_{0} زمان پرواز موج اندازه گیری شده در نمونه استاندارد کشش برای حالت تحت تنش و بدون تنش است. تنش اعمال شده به نمونهها تا 80% حد تسلیم 7 فولاد زنگ نزن آستنیتی 304L میباشد

3-4- محاسبەي تنش پسماند

(10)

از آنجایی که عمق اندازه گیری در فرکانس 1 MHz برابر 5mm می باشد [21]، روش اندازه گیری تنش به کمک امواج فراصوتی میتواند تنشهای پسماند زیر سطح را نیز اندازه گیری کند. اندازه گیری زمان پرواز موج در ناحیهی نفوذ جوش در هر 5mm و بر روی فلز پایه در هر 5mm به موازات

² Zwick

⁶ Plexiglas

³ OPTEL ⁴ Transducer

⁵ Wedge

⁷ Yield Limit

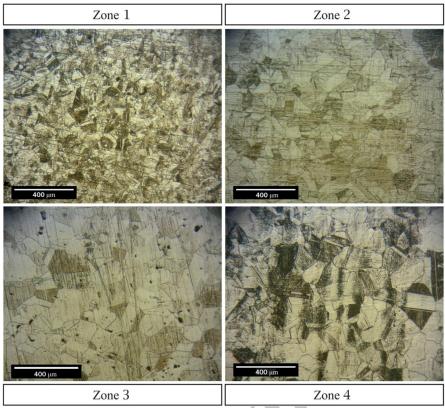


Fig. 4 Microstructure of first to fourth zone of heat affected zone

شكل 4 ريز ساختار مناطق اول تا چهارم منطقه متاثر از حرارت

جدول 2 میانگین اندازه دانه در نمونه های شبیه سازی ناحیه HAZ Table 2 Average of grain size in HAZ simulated samples

انحراف از معيار	میانگین اندازه دانه بهدست	شماره نمونه
	آمده (μ m)	
12	43	1
13	60	2
14	78	3
20	110	4

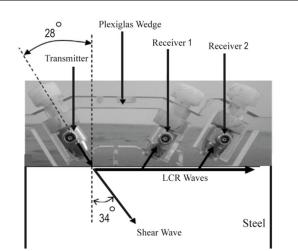


Fig. 5 Plexiglas wedge for L_{CR} waves on steel by the normal transducers with the same frequency.

شکل 5 گوه پلکسی گلس برای امواج L_{CR} روی فولاد توسط ترانسدوسرهای با فركانس يكسان

خط جوش انجام شد.

با استفاده از زمان پرواز موج بهدست آمده از آزمون فراصوتی و ضریب آکوستوالاستیک محاسبه شده در مرحلهی قبل، تنش پسماند برای نقاط مختلف در هر قسمت (فلز پایه، منطقه متاثر از حرارت و فلز جوش) توسط رابطهی (10) محاسبه گردید. به منظور صحه سنجی مقادیر تنشهای پسماند بهدست آمده از آزمون موج فراصوتی، از روش کرنش سنجی سوراخ به عنوان یک روش نیمه مخرب¹ استفاده شد. در روش کرنش سنجی سوراخ، استرین گیجهای با آرایش روزت² در نقاط مختلف فلز پایه، منطقه متاثر از حرارت و فلز جوش چسبانده شد و تنش پسماند موجود در ورق در عمق mm 2 از سطح ورق محاسبه گردید (شکل 6). مقایسه نتایج روش امواج فراصوتی و کرنش سنجی سوراخ نشان میدهد که روش امواج فراصوتی را میتوان برای اندازه گیری تنش پسماند به کار برد.

4- بحث و نتايج

1-4- تاثير ريزساختار بر ضريب آكوستوالاستيك

منحنی های محاسبه ضریب آکوستوالاستیک فلز پایه، فلز جوش و نواحی چهارگانه متاثر از حرارت در فرکانس های مختلف رسم و مقایسه گردید که نمونه این نمودار در شکل 7 برای فرکانس 4MHz نشان داده شده است. میانگین ضریب آکوستوالاستیک در نواحی متاثر از حرارت دارای انحراف از معیار³ 5-0.04 میباشد که نشاندهندهی تکراریذیری مناسب آزمایش است. با مقایسهی میان نواحی چهارگانه متاثر از حرارت و همچنین توجه به

¹ Semi destructive Method

 ² Strain gage rosette arrangement
³ Standard Deviation



Drilling Machine

Test Plate



Strain Gage Rosette Arrangement

Fig. 6 Measurement of welding residual stress by hole-drilling strain-gage method شکل 6 اندازه گیری تنش پسماند جوشی به کمک روش کرنش سنجی سوراخ

> میانگین اندازه دانه این مناطق (جدول 2) می توان تاثیر ریزساختار بر ضریب آکوستوالاستیک را مشاهده کرد. با دقت در نمودار شکل 7 مشخص می شود که با افزایش اندازه دانه از ناحیهی اول تا چهارم، ضریب آکوستوالاستیک (شیب نمودار) نیز افزایش می یابد.

4-2- بررسي تاثير اندازه دانه بر زمان پرواز موج فراصوتي

تخمین اضافی تنش پسماند در ناحیه متاثر از حرارت را میتوان ناشی از توزيع ناهمگن دانهها که منجر به تغييرات زمان پرواز موج میشود، دانست. اندازه دانه، زمان پرواز t₀ را تحت تاثیر قرار میدهد حتی اگر ماده عاری از هرگونه تنش پسماند باشد. تحلیلهای متالوگرافی نمونهها نشان میدهد که اندازه دانه می تواند یکی از عوامل ایجاد تفاوت در ضریب آکوستوالاستیک در نواحی چهارگانه منطقه متاثر از حرارت شود. به منظور بررسی بیشتر و دقیق-تر در مورد تاثیر اندازه دانه بر ضریب آکوستوالاستیک، آزمایشی طراحی و انجام پذیرفت. پنج نمونه که با انجام چرخههای مختلف عملیات حرارتی دچار تغییر اندازه دانه شدهاند، در این آزمایش مورد بررسی قرار گرفتند. نتایج این آزمایش در شکل 8 قابل مشاهده است. با توجه به شکل 8 مشاهده می شود که با افزایش اندازه دانه زمان پرواز موج نیز افزایش یافته و لذا اندازه ضریب آكوستوالاستيك نيز افزايش خواهد يافت.

3-4- مقایسهی میان روشهای اندازه گیری ضریب آکوستوالاستیک منطقه متاثر از حرارت

برای اندازه گیری ضریب آکوستوالاستیک ناحیهی متاثر از حرارت دو روش پیشنهاد شده است. روش سنتی محاسبهی این ضریب برای منطقه متاثر از حرارت، استفاده از ضریب آکوستوالاستیک فلز پایه است. به همین منظور

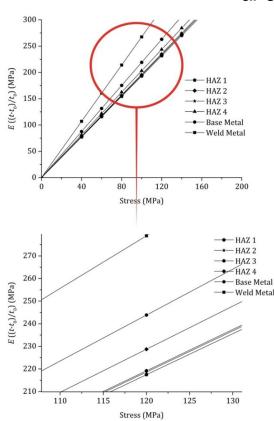


Fig. 7 Time of flight vs. applied stress diagram and determination of acoustoelastic constant in 4 MHz frequency شکل 7 نمودار زمان پرواز بر حسب تنش اعمالی و محاسبه ضریب آکوستوالاستیک در فرکانس 4 MHz

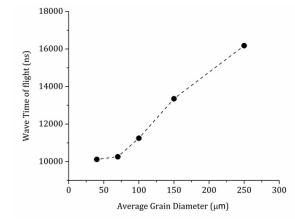


Fig. 8 Effect of grain size on wave time of flight

شکل 8 تاثیر اندازه دانه بر زمان پرواز موج

ابتدا ضریب آکوستوالاستیک فلز پایه محاسبه و سپس ضریب آکوستوالاستیک منطقه متاثر از حرارت به عنوان ضریب ثابتی (حدودا 0.9) از ضریب فلز پایه در نظر گرفته شد. روش سنتی به دلیل در نظر نگرفتن تاثیر ریز ساختار بر ضریب آکوستوالاستیک دارای خطای زیادی است. به دلیل عرض کم منطقه متاثر از حرارت، محاسبهی مستقیم این ضریب به کمک استخراج نمونه کشش از این منطقه، امکان پذیر نیست و همواره با خطا روبرو است. به منظور کاهش خطای اندازه گیری ضریب آکوستوالاستیک و در نتیجه افزایش دقت اندازه گیری تنش پسماند، منطقه متاثر از حرارت به نواحی جوش داده شده مقطع زده شد و میانگین اندازه دانه در نواحی مختلف منطقه متاثر از حرارت توسط تحلیلهای متالوگرافی محاسبه گردید.

برای حصول بهترین شبیهسازی، منطقه متاثر از حرارت به سه روش مختلف تقسیم بندی شد. منطقه متاثر از حرارت در مرتبه اول به سه، مرتبه دوم به چهار و برای سومین بار به پنج قسمت مجزا همراه با اندازه دانههای متفاوت تقسیم شد و ضرایب آکوستوالاستیک هر قسمت محاسبه گردید. با مقایسهی مقادیر تنشهای پسماند بهدست آمده در تقسیم بندیهای مختلف مشاهده میشود که با افزایش نواحی تقسیم بندی، ضریب آکوستوالاستیک و در نتیجه تنش پسماند حاصل شده، به نتایج کرنش سنجی سوراخ نزدیک تر میشود (شکل 9). با توجه به شکل 9، اختلاف روش سنتی اندازه گیری ضریب آکوستوالاستیک منطقه متاثر از حرارت با روش کرنش سنجی سوراخ در حدود MPa 85 است در حالی که در شبیهسازی منطقه متاثر از حرارت به صورت سه، چهار و پنج بخش مجزا اختلاف تنش پسماند به ترتیب به 50، 20 و 15 مگاپاسکال کاهش می اید. با توجه به نتایج بهدست آمده می توان نتیجه گرفت که شبیهسازی منطقه متاثر از حرارت به چهار بخش مجزا برای

4-4- نمودار تنش پسماند

در این قسمت به اندازه گیری تنش پسماند و رسم نمودار تنش نسبت به خط جوش پرداخته شده است. تنش پسماند در فواصل مختلف از خط جوش در چهار فرکانس مختلف (۱، 2، 4 و 5 مگاهرتز) در شکل 10 رسم شده است. با توجه به نمودار مشخص میشود که اندازهی تنش پسماند بر روی خط اتصال جوش دارای بیشترین مقدار است و هر چه این فاصله افزایش یابد، حالت تنش پسماند از کششی به فشاری تغییر مییابد. در رسم این نمودار از

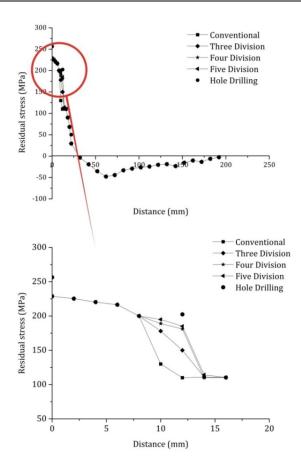
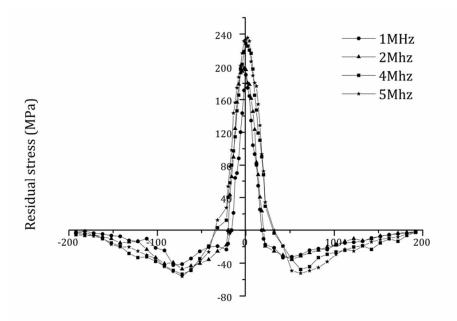


Fig. 9 Comparison between the conventional, coefficient modification and hole-drilling strain gage method for of acoustoelastic coefficient determination **شکل 9** نمودار مقایسه روش سنتی تعیین ضریب آکوستوالاستیک، روش تصحیح ضرایب و روش کرنش سنجی سوراخ

ضرایب تصحیح شده منطقه متاثر از حرارت کمک گرفته شده است. با استفاده از نمونههای کشش استانداردی که برای شبیهسازی منطقه متاثر از حرارت تهیه شده بود، ضرایب مربوط به این ناحیه محاسبه شد. با مقایسهی نتایج اندازه گیری تنش پسماند جوشی به دست آمده توسط ضرایب آکوستوالاستیک تصحیح شده و همچنین ضرایبی که از روشهای سنتی به-دست آمده، تغییر چشمگیری در نتایج تنش پسماند مشاهده شد. استفاده از روش سنتی برای محاسبهی ضریب آکوستوالاستیک منطقه متاثر از حرارت موجب تخمین نامناسب در اندازه گیری تنش پسماند شد که این تخمین نامناسب در مقایسه نتایج اندازه گیری تنش با روش کرنش سنجی سوراخ به وضوح قابل مشاهده است (شکل 9). تصحیح ضرایب آکوستوالاستیک منطقه متاثر از حرارت که با شبیه سازی عملی این منطقه همراه بود باعث شد که مقدار اختلاف نتایج اندازه گیری تنش پسماند به دو روش کرنش سنجی مقدار اختلاف نتایج اندازه گیری تنش پسماند به دو روش کرنش سنجی

5- نتیجه گیری

هدف انجام این پژوهش بهبود اندازه گیری تنش پسماند جوشی با روش امواج فراصوتی L_{CR} است. به دلیل عرض کم ناحیهی متاثر از حرارت جوش، محاسبهی ضریب آکوستوالاستیک این منطقه همواره با چالش روبرو بوده است. ارتقا و بهبود اندازه گیری تنش پسماند با استفاده از شبیهسازی منطقه



Distance (mm) Fig. 10 Residual stress vs. distance from centerline in different frequencies (depths of penetration) شکل 10 نمودار تنش پسماند بر حسب فاصله از مرکز جوش در فرکانس (عمق نفوذ) های مختلف

(MPa) تنش σ

7- تقدير و تشكر

8-مراجع

- S. Sadeghi, M. Ahmadinajafabadi, Y. Javadi, M. Mohammadisefat, Using ultrasonic waves and finite element method to evaluate through-thickness residual stresses distribution in friction stir welding of aluminum plates, *Materials and Design Journal*, Vol. 52, No. 0, pp. 870-880, 2013.
- [2] S. L. Chu, H. Peukert, E. Schneider, Evaluation of residual stress states in welded parts using ultrasonic techniques, *Nondestructive Test and Evaluation International*, Vol. 28, No. 2, pp. 120-134, 2005.
- [3] N. Grayli, JC. Shyne, Effect of microstructure and prior austenite grain size on acoustic velocity and attenuation in steel, *Review of Progress in Quantitative Nondestructive Evaluation*, Vol. 4, No. 0, pp. 927-936, 1985.
- [4] P. Palanchamy, A. Joseph, T. Jayakumar, Ultrasonic velocity measurement for estimation of grain size is austenitic stainless steel, *NondestructiveTest and Evaluation International*, Vol.3, No. 3, pp. 179-185, 1995.
- [5] MA. Ploix, El. Guerjouma, R. Moysan, J. Corneloup, G. Chassignole, Acoustical characterization of austenitic stainless steel welds for experimental and modelling NDT, *Journal of Advanced Science*, Vol. 17, No. 1, pp. 76-81, 2005.
- [6] M. Spies, E. Schneider, Non-destructive analysis of texture in rolled sheets by ultrasonic techniques, *Texture and Microstructure*, Vol. 12, No. 4, pp. 219-231, 1990.
- [7] C. Hakan Gür, İ. Çam, Comparison of magnetic Barkhausen noise and ultrasonic velocity measurements for microstructure evaluation of SAE 1040 and SAE 4140 steels, *Materials Characterization*, Vol. 58, No. 5, pp. 447-454, 2007.
- [8] H. Mohbacher, E. Schneider, K. Goebbels, Temperature dependence of third-order elastic constants, 9th International Conference on Experimental Mechanics, Aaby Truk, Copenhagen, Vol. 3, No. 0, pp. 1189-1197, 1990.

متاثر از حرارت با استفاده از انجام عملیات های حرارتی متفاوت بر روی نمونههای استاندارد کشش به صورت سعی و خطا صورت پذیرفت. با انجام این عملیات علاوه بر رفع مشکل عرض کم این محدوده، دقت اندازه گیری ضریب آکوستوالاستیک ناحیه متاثر از حرارت به صورت چشمگیری افزایش مییابد. تصحیح ضرایب آکوستوالاستیک موجب کاهش تخمین نامناسب اندازه گیری تنش پسماند شده که این روند مثبت را میتوان با مقایسه نتایج آزمون امواج فراصوتی L_C و کرنش سنجی سوراخ به وضوح مشاهده کرد. با مقایسه نمودارهای ضرایب آکوستوالاستیک برای مناطق متاثر از حرارت مشاهده شد که این مناطق ضرایب متفاوتی با یکدیگر دارند، به طوری که با مشاهده شد که این مناطق ضرایب مناطق نزدیک به فلز جوش این ضریب افزایش مییابد. همچنین در این پژوهش نشان داده شد که میانگین اندازه دانه به عنوان یکی از عوامل اصلی ریزساختار مواد، نقش کلیدی بر زمان پرواز موج فراصوتی دارد. این اثر را میتوان یکی از دلایل تغییر ضریب موج فراصوتی دارد. این اثر را میتوان یکی از دلایل تغییر ضریب

6-فهرست علايم



Design Journal, Vol. 49, No. 0, pp. 591-601, 2013.

- [15] Y. Javadi, M. Akhlaghi, M. Ahamdi Najafabadi, Using finite element and ultrasonic method to evaluate welding longitudinal residual stress through the thickness in austenitic stainless steel plates, *Materials and Design Journal*, Vol. 45, No. 0, pp. 628-642,2013.
- [16] D.M. Egle, D.E. Bray, Measurement of acoustoelastic and third order elastic constants for rail steel, *Journal of the acousical Society of America*, Vol. 60, No. 3, pp. 741-744, 1976.
- [17] D. E. Bray, Nondestructive evaluation: A Tool in Design, Manufacturing and Service, Revised Edition, p. 586, Boca Raton: CRC Press, 1997.
- [18] DS. Hughes, JL. Kelly, Second-order elastic deformation of solids, *American Physical Society*, Vol. 92, No. 5, pp. 1145-1149, 1953.
- [19] W. Tang, D.E. Bray, Subsurface stress evaluation in steel plates and bars using the Lcr ultrasonic wave, *Nuclear Engineering and Design*, Vol. 207, No. 2, pp. 231-240, 2001.
- [20] J. Hoblos, G. Bourse, C. Robin, H. Walaszek, S. Chaki, Ultrasonic stress measurement in welded joints by using Lcr waves: an approach to separate microstructure and stress effect, *World Congress on Ultrasonics*, pp. 701-704, 2003.
- [21] Y. Javadi, S. Hloch, Employing the LCR waves to measure longitudinal residual stresses in different depths of a stainless steel welded plate, *Advances in Materials Science and Engineering*, Vol. 2013, 2013.

- [9] A. Aparecido Buenos, P. Pereira Jr, C. Soares Santos, A. dos Santos, Effect of mean grain size in the time of flight for Lcr Waves, *International Mechanical Engineering Congress and Exposition*, Vol. 33, No. 0, pp. 562-570, 2012.
- [10] H. Qozam, S. Chaki, G. Bourse, C. Robin, H. Walaszek, P. Bouteille, Microstructure effect on the Lcr elastic wave for welding residual stress measurement, *Experimental Mechanic*, Vol. 50, No. 2, pp. 179-185, 2010.
- [11] Kh. Azari, M. Ahmadi Najafabadi, Y. Alizadeh Vaghasloo, Investigation of residual stress measurement of carbon steelstainless steel butt weld by non-destructive method of double refraction phenomenon, 12th Iranian Conference on Manufacturing Engineering (ICME), Tehran, 2012. (in Persian فارسی)
- [12] S. Sadeghi, M. Ahmadi Najafabadi, Y. Javadi, M. ohammadisefat, Using ultrasonic waves and finite element method to evaluate through-thickness residual stresses distribution in the friction stir welding of aluminum plates, *Materials and Design Journal*, Vol. 52, No. 0, pp. 870-880, 2013.
- [13] Y. Javadi, M. Ahmadi Najafabadi, M. Akhlaghi, Comparison between contact and immersion method in ultrasonic stress measurement of welded stainless steel plates, *Journal of Testing* and Evaluation, Vol. 41, No. 5, pp. 788-797, 2013.
- [14] Y. Javadi, H. Salimi Pirzaman, M. Hadizadeh Raeisi, M. Ahmadi Najafabadi, Ultrasonic inspection of a welded stainless steel pipe to evaluate residual stresses through thickness, *Materials and*