

ماهنامه علمى پژوهشى

مهندسی مکانیک مدرس





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

 * اىمان رحىمى 1 ، شايان نژادشىمسى 2 ، فرزام قسيم اكبرى 8 ، مهدى احمدى نجف آيادى *

1, 2- كارشناسى ارشد، مهندسى مكانيك، دانشگاه صنعتى اميركبير، تهران

3- کارشناسی ارشد، مهندسی متالورژی و مواد، دانشگاه تهران، تهران

4- دانشیار، مهندسی مکانیک، دانشگاه صنعتی امیر کبیر، تهران

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

اطلاعات مقاله

مقاله پژوهشی کامل دريافت: 24 بهمن 1394 پذيرش: 22 فروردين 1395 ارائه در سایت: 25 اردیبهشت 1395 کلید واژگان: ضريب أكوستوالاستيك منطقه متاثر از حرارت فولاد زنگ نزن آستنیتی امواج LCR كرنش سنجى سوراخ

اندازه گیری تنش پسماند برای قطعات در حال کار یک مجموعه با روشهای مخرب عملا غیرممکن است. لذا در این موارد استفاده از روشهای غیرمخرب مانند روش موج فراصوتی از اهمیت به سزایی برخوردار است. یکی از مشکلات موجود در زمینه اندازه گیری غیر مخرب تنش پسماند به روش امواج فراصوتی، تعیین ضرایب اکوستوالاستیک ماده میباشد. در واقع برای تبدیل دادههای بهدست اَمده از اندازهگیری به روش امواج فراصوتی، می بایست این ضرایب به دقت تعیین شوند. اما به دلیل مشکلاتی مانند زاویه دار بودن منطقه متاثر از حرارت به دلیل یخ جوشکاری و ضخامت کم این منطقه تعیین ضرایب این منطقه به صورت دقیق انجام نمی شود. در این پژوهش برای تعیین ضریب اکوستوالاستیک منطقه متاثر از حرارت (HAZ) شبیه سازی عملی انجام گرفت. شبیه سازی به این صورت انجام گرفت که منطقه متاثر از حرارت به چهار قسمت تقسیم شد و سپس با انجام چرخههای مختلف عملیات حرارتی بر روی نمونههای استاندارد تست کشش، این منطقه به صورت چهار قسمت مجزا شبیه سازی شد. از این ضریب در تعیین تنش پسماند نمونههای جوشکاری شده فولاد زنگ نزن آستنیتی با استفاده از امواج فراصوتی Lcr استفاده شد و سپس دادههای بهدست آمده با روش کرنش سنجی سوراخ مقایسه گردید. با مقایسه تنشهای بهدست آمده از روش شبیه سازی عملی HAZ و روشهای پیشین محاسبهی ضریب اکوستوالاستیک 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

Original Research Paper Received 13 February 2016 Accepted 10 April 2016 Available Online 14 May 2016

Keywords: Acoustoelastic Coefficient Austenitic Stainless Steel Lcp Waves Hole-Drilling Strain-Gage

ABSTRACT

Residual stress measurement of in-service parts of a system is practically impossible by means of destructive methods. Therefore, the use of ultrasonic method as a non-destructive method has an important role. One of the problems in non-destructive measurement of residual stresses by means of 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 reasons like HAZ inclination and small width of this zone, determination of coefficient of this zone does not perform accurately. In this study, the practical simulation is performed for determination of acoustoelastic coefficient of HAZ. For this simulation, the heat affected zone is divided to four separate zones and then the microstructure of those four zones has been simulated on standard tensile test 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.

اطمینان حاصل نمودن از صحت فرآیندهای ساخت در پروژههای مهندسی دارای گسترهی وسیعی می باشد و در این زمینه آزمونهای غیر مخرب 1 نقش

به سزایی را ایفا می کنند. در میان فرآیندهای ساخت، جوشکاری از جمله فرآیندهای پرکاربرد و گسترده میباشد 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-

برای ارجاع به این مقاله از عبارت ذیل استفاده نمایید:

¹ Nondestructive Tests

های یک اتصال جوشی را می توان آب بندی کامل، استحکام استاتیکی 1 بالا (در حد استحکام فلز پایه و یا بالاتر از آن)، وزن پایین و زمان تولید کوتاه عنوان کرد. با این وجود، این اتصال باعث به وجود آمدن عیوب متالورژیکی و مکانیکی مانند ترک، تنشهای پسماند 2 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 اندازه گیری تنش پسماند، روش موج فراصوتی 8 است که از موج 4 استفاده می کند. این روش بر اساس رابطه ی خطی بین سرعت موج فراصوتی و تنش پسماند می- باشد. این رابطه در محدوده کشسانی 5 ، اثر آکوستوالاستیک 6 نام دارد که نشان میدهد زمان پرواز 7 امواج فراصوتی به طور خطی با تنش تغییر می کند [1]. این روش، دستیابی به اندازه گیری زمان ورود تا دقت 8 ۱ ایر او آنها می کند. همچنین پیچید گیهای هندسی قطعات، کاربرد موج 8 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 دانه 8 [4,3]، بافت 9 [6,5]، ساختار [7]) و غیره) توجه داشت.

کوزام و همکاران [10] در تحقیقات خود نشان دادند که ساختار بر روی ثابت آکوستوالاستیک 10 (10) 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 اندازهگیری 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 غیرهم جنس (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 محدود 11 ی دارد که تغییرات فازی 12 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 اندازه گیری تنشهای پسماند به این روش با نتایج حل عددی المان محدود جوش، مقايسه شدند و تطابق قابل قبولي بين اين دو مشاهده

گردید. جوادی و همکاران [13] به ارزیابی تنشهای پسماند در نمونههای دارای اتصال جوشی از جنس فولاد زنگنزن آستنیتی به کمک امواج Lcr با دور روش تماسی 13 و غوطهوری 14 پرداختند. در پژوهشی دیگر از این نویسنده، مخزنی از جنس فولاد زنگنزن 15 (304L) به روش جوشکاری تیگ 16 ساخته شد و تنشهای پسماند محیطی و محوری ناشی از جوش مرکزی به روش امواج فراصوتی اندازه گیری شد و نتایج آن با روش کرنشستبی سوراخ 71 اعتبارسنجی گردید و مطابقت خوبی بین نتایج این دو روش ای دیگر، به اندازه گیری تنش پسماند و مقایسه نتایج با روش المان محدود ای دیگر، به اندازه گیری تنش پسماند و مقایسه نتایج با روش المان محدود پرداخته شد. برای محاسبهی ضریب آکوستوالاستیک منطقه متاثر از حرارت (HAZ¹⁸)، 12 نمونه جهت متالوگرافی 19 آماده شد که هر یک از آنها دمای آئیل، مدت زمان آئیل، نرخ خنک شدن و محیط خنک شدن متفاوتی را تجربه کردهاند. از بین این 12 نمونه، بهترین نمونه که با منطقه متاثر از تجربه کردهاند. از بین این 12 نمونه، بهترین نمونه که با منطقه متاثر از حرارت تطابق بیشتری از نظر اندازه دانه داشت، برای شبیهسازی این منطقه مرار 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 شبیهسازی منطقه متاثر از حرارت با استفاده از چرخههای مناسب عملیات حرارتی ابتدا ساختار این منطقه بر روی چهار نمونهی استاندارد کشش به صورت سعی و خطا شبیهسازی 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 20 محاسبه گردید. در پژوهشهای پیشین انجام شده برای اندازه گیری این ضریب، صرفا شبیه سازی بر روی یک نمونه به صورت کلی انجام گردیده و یا با استفاده از روش سنتی بهدست آوردن ضريب آكوستوالاستيك (محاسبهي 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 سنتى محاسبهى ضريب أكوستوالاستيك مقايسه شد. همچنين براى صحهسنجی نتایج این آزمون، از روش کرنش سنجی سوراخ برای اندازه گیری تنش پسماند ورقهای 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 اندازهگیری تنش پسماند را به طور قابل توجهای کاهش داده است.

2- نظريه آكوستوالاستيك

ارزیابی تنش پسماند با استفاده از روش امواج فراصوتی بر مبنای رابطه ی خطی میان تنش و مدت زمان حرکت موج است که به آن اثر آکوستوالاستیک می گویند [17,16]. این اثر سرعت موج فراصوتی را با توجه

¹ Static Strength

² Residual Stress

³ Ultrasonic waves

Longitudinal Critically Refracted (LCR)

⁵ Elastic

Accoustoelastic Effect

Time of Flight (TOF)

Grain Size

⁹ Texture

Accoustoelastic Coefficient

Finite Element Method

¹² Phase Change

¹³ Contact

¹⁴ Immersion

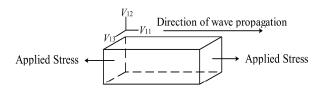
¹⁵ Stainless Steel

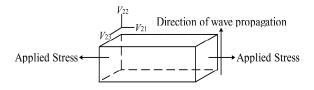
¹⁶ TIG (Tungsten Inert Gas)

¹⁷ Hole-Drilling Strain-Gage Method

Heat Affected Zone (HAZ)

Metallography
 Austenitic Stainless Steel





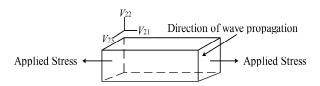


Fig. 1 The velocity of plane waves and stress field in perpendicular directions [19]

شكل 1 سرعت امواج صفحه اى و ميدان تنش در جهات عمود بر هم [19]

3- روش تحقيق

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 میشود. این ویژگیها سبب میشود تا این ماده به عنوان یکی از فولادهای پرکاربرد برای مصارف صنعتی به کار گرفته شود.

دو ورق نورد شده با ضخامت 6 mm فبه لب و بدون پخ توسط یک پاس جوشکاری زیرپودری 4 به هم متصل شدند. مشخصات این جوشکاری در جدول 1 آورده شده است. همچنین از یک ورق به ضخامت 10 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. ورقهای جوشکاری شده توسط عملیات حرارتی مناسب تنش گیری شدند (به مدت 2 ساعت در دمای ℃ 450 در کوره نگهداری گردید و سپس در هوای آرام اتاق خنک شد). این عملیات حرارتی تاثیری بر روی ریزساختار فلز پایه و فلز جوش ندارد [20]. به منظور شبیهسازی چرخه عملیات حرارتی طی شده در منطقه متاثر از حرارت، پنج نمونه استاندارد تست کشش بر اساس استاندارد ASTM E8 ساخته شد (شكل 2).

2-3- 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 كرنش ماده تغيير مىدهد. نظريه آكوستوالاستيك توسط هيوگس و کلی معرفی شد [18]. با لحاظ کردن تعاریف و فرضهای لازم برای یک ماده همگن 1 ، همسانگرد 2 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:

$$\rho_0 V_{11}^2 = \lambda + 2\mu + (2l + \lambda)\theta + (4m + 4\lambda + 10\mu)\alpha_1 \tag{1}$$

$$\rho_0 V_{12}^2 = \mu + (\lambda + m)\theta + 4\mu\alpha_1 + 2\mu\alpha_2 - \frac{1}{2}n\alpha_3$$
 (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

ي چگالي اوليه: ρ_0

 V_{13}, V_{12}, V_{11} و جابجایی در جهتهای V_{13}, V_{12}, V_{11} وم دوم الستیک مرتبهی دوم λ, μ

 3 ثابت های مرتبهی سوم مورناگان:l,m,n

.3 مولفههای کرنش همگن سه جهته در راستای ۱، 2 و $lpha_3$, $lpha_2$, $lpha_3$ $\theta=\alpha_1+\alpha_2+\alpha_3$

برای حالت تنش تک محوره، 5 سرعت را می توان از روابط (3-1) به دست آورد. برای این منظور تنش در جهت ۱، همانطور که در شکل ۱ نشان داده شده است، در نظر گرفته شد. سپس کرنشها به صورت زیر خواهند بود:

 $\alpha_2 = \alpha_3 = -\nu\varepsilon$, $\alpha_1 = \varepsilon$ که در آن arepsilon کرنش در جهت 1 و u برابر ضریب پواسون است. روابط (1) تا (3) به صورت زیر نوشته میشود:

$$ho_0 V_{11}^2 = \lambda + 2\mu$$
+ $[4(\lambda + 2\mu) + 2(\mu + 2m) + \nu\mu \left(1 + \frac{2l}{\lambda}\right)]\varepsilon$
(6) اگر تغییرات سرعت نسبی موج با کرنش محوری کوچک باشد، آنگاه می توان آن را به صورت رابطه ی (7) نشان داد:

$$\frac{\left(\frac{dv_{11}}{v_{11}}\right)}{d\varepsilon} = 2 + \frac{\left(\mu + 2m\right) + \nu\mu\left(1 + \frac{2l}{\lambda}\right)}{\lambda + 2\mu} = L_{11} \tag{7}$$

.c. رابطه ی بالا، $L_{\rm CR}$ برابر ثابت بی بعد آکوستوالاستیک برای امواج بزرگترین تغییر در سرعت نسبی مربوط به انتشار طولی موج موازی با تنش اعمال شده است (V_{11}) ، که توسط ضریب L_{11} کنترل می شود. این رابطه نشان میدهد که این امواج بهترین کاندید برای اندازه گیری تنش میباشند که یکی از دلایل استفاده از امواج Lcr می باشد. برای بهدستآوردن رابطهی میان تغییرات تنش و زمان پرواز می توان رابطهی (7) را به صورت رابطهی (8) بازنویسی کرد، که در آن t_0 زمان پرواز موج در ماده بدون تنش است.

$$d\sigma = \frac{E\left(\frac{av_{11}}{v_{11}}\right)}{L_{11}} = \frac{E}{L_{11}t_0}dt \tag{8}$$

در رابطهی $d\sigma$ (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 یرواز اندازه گیری شده شامل ترکیبی از اثرها از قبیل تنش يسماند (Δt_R) ، ريزساختار (Δt_{TX}) ، دما (Δt_T) و نيروى اعمالي (Δt_R) مي باشد .[17]

$$t=t_0+\Delta t_{RS}+\Delta t_{TX}+\Delta t_T+\Delta t_F$$
 (9) در میان اثرات ریزساختار بر روی زمان پرواز، میانگین اندازه دانه نقش مهمی در محاسبه ی ثابت آکوستوالاستیک در منطقه متاثر از حرارت به خصوص در فولادهای زنگ نزن آستنیتی دارد. دلیل این اثر را می توان 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 نمی شود. 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. منطقه ی متاثر از حرارت به دلیل داشتن عرض کم (در حدود mm -2-6 برای اندازه گیری ثابت آکوستوالاستیک محدودیت ایجاد می کند. به همین منظور برای کاهش خطای اندازه گیری تنش پسماند با روش منطقه ی منطقه متاثر از حرارت نمونه ی جوشکاری شده با انجام عملیات حرارتی مختلف به روش سعی و خطا، شبیه سازی شد. این شبیه سازی بدین صورت انجام پذیرفت که ابتدا یک نمونه از مقطع جوش ورق جوشکاری شده توسط فرآیند برش جت آب 1 بریده شد و سپس میانگین اندازه دانه منطقه متاثر از حرارت بعد برای بروشهای متالو گرافی اندازه گیری شد (شکل 3). در مرحله ی بعد برای شبیه سازی این ناحیه و افزایش دقت اندازه گیری، این منطقه مطابق شکل 3 شبیه سازی این ناحیه و افزایش دقت اندازه گیری، این منطقه مطابق شکل 3 به چهار ناحیه تقسیم بندی شد.

جدول 1 مشخصات جوشکاری

Table 1 Welding Specification

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

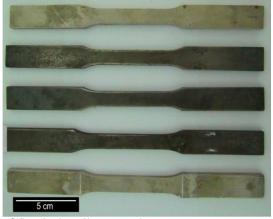


Fig. 2 Standard tensile test specimens

شکل 2 نمونه های استاندارد تست کشش

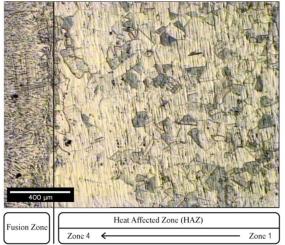


Fig. 3 Microstructure of fusion zone and heat affected zone شکل 3 ریز ساختار منطقه فلز جوش و منطقه متاثر از حرارت

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 120 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 مدت که دقیقه اعمال گردید و سپس در هوای بدون جریان به آرامی خنک مدت 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 و نمونه اصلی وجود دارد. نتایج میان اندازه دانه نمونههای شبیهسازی شده و نمونه اصلی وجود دارد. نتایج میان اندازه دانه نمونههای شبیهسازی شده و نمونه اصلی وجود دارد. نتایج مرتبط با محاسبهی اندازه دانه نمونهها در جدول 2 آمده است.

3-3- محاسبهى ثابت آكوستوالاستيك

به منظور محاسبه ی 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 زویک 2 با ظرفیت 30 ton بنظیم سرعت بارگذاری 30 ton بنظیه مورد استفاده قرار گرفت. برای ارسال و دریافت موج از دستگاه آپ تل 6 با نرخ داده برداری 100 استفاده شد و یک ترانسدوسر 4 فرستنده و دو ترانسدوسر برداری 6 در یک گوه 5 نگهدارنده از جنس پلکسی گلس 6 در یک راویه معین برای ایجاد موج 6 ثابت شدند (شکل 6).

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

$$\Delta\sigma = \frac{E\left(t - t_0\right)}{L t_0} \tag{10}$$

 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- محاسبهی تنش پسماند

از آنجایی که عمق اندازهگیری در فرکانس MHz برابر 5mm می باشد [21]، روش اندازهگیری تنش به کمک امواج فراصوتی میتواند تنشهای پسماند زیر سطح را نیز اندازهگیری کند. اندازهگیری زمان پرواز موج در ناحیه ی نفوذ جوش در هر mm 5 به موازات

¹ Water Jet Cutting

² Zwick

OPTEL

⁴ Transducer

⁵ Wedge ⁶ Plexiglas

Yield Limit

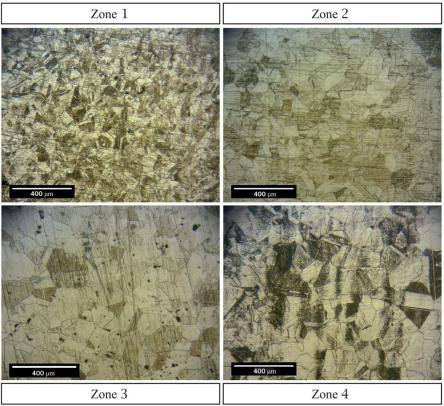


Fig. 4 Microstructure of first to fourth zone of heat affected zone

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

خط جوش انجام شد.

با استفاده از زمان پرواز موج بهدست آمده از آزمون فراصوتی و ضریب آکوستوالاستیک محاسبه شده در مرحلهی قبل، تنش یسماند 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 مخرب 1 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

منحنیهای 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 معیار 3 و $0.04e^{-5}$ میباشد که نشان دهنده ی تکرار پذیری مناسب آزمایش است. با مقایسهی میان نواحی چهارگانه متاثر از حرارت و همچنین توجه به

جدول 2 میانگین اندازه دانه در نمونههای شبیهسازی ناحیه HAZ Table 2 Average of grain size in HAZ simulated samples

| انحراف از معیار | میانگین اندازه دانه بهدست | شماره نمونه | | |
|-----------------|---------------------------|-------------|--|--|
| اًمده (μm) | | | | |
| 12 | 43 | 1 | | |
| 13 | 60 | 2 | | |
| 14 | 78 | 3 | | |
| 20 | 110 | 4 | | |

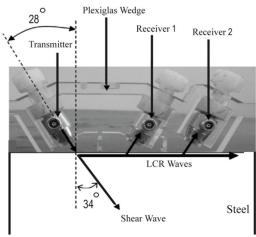


Fig. 5 Plexiglas wedge for L_{CR} waves on steel by the normal transducers with the same frequency.

 $\frac{1}{2}$ وي فولاد توسط ترانسدوسرهاي با لكل 5 گوه پلكسي گلس براي امواج فركانس يكسان

¹ Semi destructive Method

Strain gage rosette arrangement
 Standard Deviation

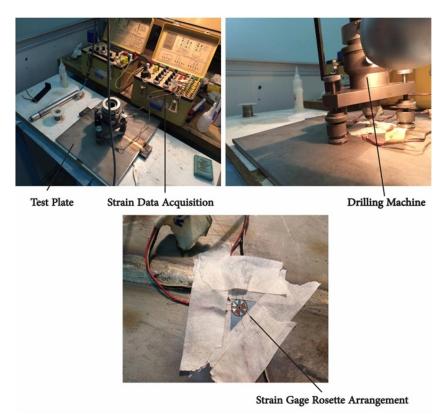


Fig. 6 Measurement of welding residual stress by hole-drilling strain-gage method شکل 6 اندازه گیری تنش پسماند جوشی به کمک روش کرنش سنجی سوراخ

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.

2-4- بررسى تاثير اندازه دانه بر زمان پرواز موج فراصوتى

تخمین اضافی تنش پسماند در ناحیه متاثر از حرارت را می توان ناشی از توزیع ناهمگن دانهها که منجر به تغییرات زمان پرواز موج می شود، دانست. اندازه دانه، زمان پرواز t_0 را تحت تاثیر قرار می دهد حتی اگر ماده عاری از هرگونه تنش پسماند باشد. تحلیلهای متالوگرافی نمونهها نشان می دهد 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 آکوستوالاستیک نیز افزایش خواهد یافت.

4-3- 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

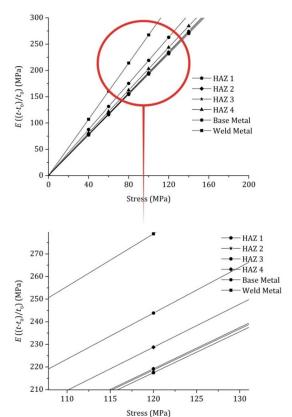


Fig. 7 Time of flight vs. applied stress diagram and determination of acoustoelastic constant in 4 MHz frequency شکل 7 نمودار زمان پرواز بر حسب تنش اعمالی و محاسبه ضریب آکوستوالاستیک در فرکانس 4 MHz در فرکانس

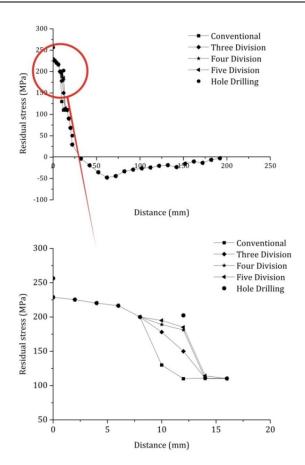


Fig. 9 Comparison between the conventional, coefficient modification and hole-drilling strain gage method for of acoustoelastic coefficient determination

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 اندازهگیری تنش پسماند جوشی بهدست آمده توسط ضرایب آکوستوالاستیک تصحیح شده و همچنین ضرایبی که از روشهای سنتی بهدست 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 اندازهگیری تنش پا روش کرنش سنجی سوراخ به وضوح قابل مشاهده است (شکل 9). تصحیح ضرایب آکوستوالاستیک منطقه متاثر از حرارت که با شبیهسازی عملی این منطقه همراه بود باعث شد که مقدار اختلاف نتایج اندازهگیری تنش پسماند به دو روش کرنش سنجی مقدار اختلاف نتایج اندازهگیری تنش پسماند به دو روش کرنش سنجی مقدار اختلاف نتایج اندازهگیری تنش پسماند به دو روش کرنش سنجی مقدار و آزمون امواج فراصوتی در حدود MPa کهش پیدا کند.

5- نتيجه گيري

هدف انجام این پژوهش بهبود اندازه گیری تنش پسماند جوشی با روش امواج فراصوتی $L_{\rm CR}$ 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 شبیه سازی منطقه

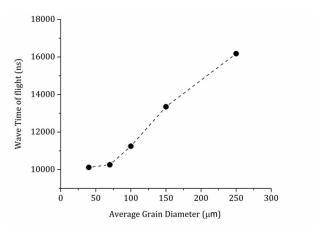


Fig. 8 Effect of grain size on wave time of flight

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 0.0) 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 جداگانه که هر کدام اندازه دانه متفاوتی داشتند، تقسیم بندی شد. ابتدا نمونه 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 مقایسه ی مقادیر تنشهای پسماند بهدست آمده در تقسیم بندیهای مختلف مشاهده میشود که با افزایش نواحی تقسیمبندی، 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 مورت سه، چهار و پنج بخش مجزا اختلاف تنش پسماند به ترتیب به 50، 20 گرفت که شبیهسازی منطقه متاثر از حرارت به چهار بخش مجزا برای گرفت که شبیهسازی منطقه متاثر از حرارت به چهار بخش مجزا برای محاسبهی تنش پسماند بهینه است.

4-4- نمودار تنش پسماند

در این قسمت به اندازه گیری تنش پسماند و رسم نمودار تنش نسبت به خط جوش در جوش پرداخته شده است. تنش پسماند در فواصل مختلف از خط جوش در چهار فرکانس مختلف (1، 2، 4 و 5 مگاهرتز) در شکل 10 رسم شده است. با توجه به نمودار مشخص می شود که اندازه ی 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 می یابد. در رسم این نمودار از

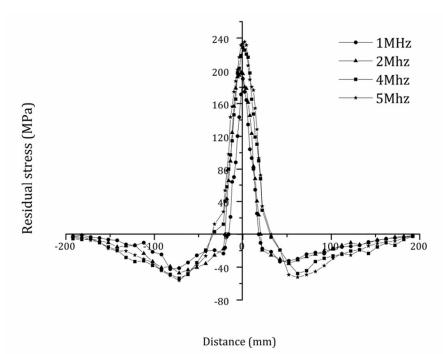


Fig. 10 Residual stress vs. distance from centerline in different frequencies (depths of penetration) شکل 10 نمودار تنش پسماند بر حسب فاصله از مرکز جوش در فرکانس (عمق نفوذ) های مختلف

(MPa) تنش σ

7-تقدير و تشكر

نویسندگان این مقاله بر خود لازم می دانند، از آزمایشگاههای تست غیر مخرب و جوشکاری دانشکده مکانیک دانشگاه صنعتی امیر کبیر، به خاطر در اختیار قرار دادن تجهیزات این آزمایش، کمال تشکر و قدر دانی را نمایند.

8-مراجع

- [1] 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 می یابد. تصحیح ضرایب آکوستوالاستیک موجب کاهش تخمین نامناسب اندازه گیری تنش پسماند شده که این روند مثبت را می توان با مقایسه نتایج آزمون امواج فراصوتی اکوستوالاستیک برای مناطق متاثر از حرارت مقایسه نمودارهای ضرایب آکوستوالاستیک برای مناطق متاثر از حرارت مشاهده شد که این مناطق ضرایب متفاوتی با یکدیگر دارند، به طوری که با مرکت از سمت فلز پایه به سمت مناطق نزدیک به فلز جوش این ضریب افزایش می یابد. 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 می توان یکی از دلایل تغییر ضریب موج فراصوتی دارد. این اثر را می توان یکی از دلایل تغییر ضریب

6-فهرست علايم

(MPa) مدول کشسانی E

ضريب آكوستوالاستيك l

ثابت های مرتبه سوم مورناگان l,m,n

(s) زمان T

(ms⁻¹) سرعت V

علايم يوناني

α کرنش همگن

ٔ کرنش

ثابت های الاستیک مرتبه دوم λ, μ

ν ضریب پواسون

ρ چگالی (kgm⁻³)

- 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 steel-stainless steel butt weld by non-destructive method of double refraction phenomenon, 12th Iranian Conference on Manufacturing Engineering (ICME), Tehran, 2012. (in Persian فارسى
- [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