



مطالعه تجربی شکل دهی غلتکی ورق های FML پی وی سی / آلومینیوم / الیاف شیشه به مقاطع کانالی شکل

وحید زال^۱, حسن مسلمی نائینی^{۲*}, احمد رضا بهرامیان^۳, جواد شهبازی کرمی^۴

- ۱- دانشجوی دکتری، مهندسی مکانیک، دانشگاه تربیت مدرس، تهران
 - ۲- استاد، مهندسی مکانیک، دانشگاه تربیت مدرس، تهران
 - ۳- داتشیار، مهندسی شیمی، دانشگاه تربیت مدرس، تهران
 - ۴- دانشجوی دکتری، مهندسی مکانیک، دانشگاه تربیت دبیر شهید رجایی، تهران
- * تهران، صندوق پستی ۱۴۳-۱۱۱۵، moslemi@modares.ac.ir

چکیده

با توجه به گروههای عاملی قطبی گرمانزم پی وی سی و خاصیت چسبندگی بسیار خوب آن برای اتصال به فلات، در این پژوهش به بررسی تولید و شکل دهی غلتکی ورق های FML پی وی سی / آلومینیوم / الیاف شیشه پرداخته شده است. برای این منظور، در ابتدا با استفاده از آزمون خمس سه نقطه ای مطابق استاندارد ASTM D790، به بررسی استحکام خشی و کیفیت اتصال زینه گرمانزم پی وی سی به لایه آلومینیومی در ورق های FML پرداخته شد. در ادامه ورق های FML با ابعاد ۸۰x12 cm با دو چیدمان [Al]₈ و [0/90, 0/90, Al]₈ و [45/-45, 45/-45, Al]₈ با توجه به گروههای عاملی قطبی گرمانزم پی وی سی و خاصیت چسبندگی بسیار خوب آن برای اتصال به فلات، در این پژوهش به بررسی تولید و شکل دهی غلتکی ورق های FML پی وی سی / آلومینیوم / الیاف شیشه پرداخته شده است. برای این منظور، در ابتدا با استفاده از آزمون خمس سه نقطه ای مطابق استاندارد ASTM D790، به بررسی استحکام خشی و کیفیت اتصال زینه گرمانزم پی وی سی به لایه آلومینیومی در ورق های FML پرداخته شد. در ادامه ورق های FML با ابعاد ۸۰x12 cm با دو چیدمان [Al]₈ و [0/90, 0/90, Al]₈ و [45/-45, 45/-45, Al]₈ با استفاده از فرایند انباست لایه ها و فشار گرم تولید شدند. ورق های حاصل به شکل تک ایستگاهه و در دمای C ۱۶۰ به پروفیل کانالی با سه زاویه شامل ۴۵. ۳۰. ۶۰° شکل دهی غلتکی شده و سه عیوب هندسی شامل کمانی شدن پروفیل، موج لبه و برگشت فنری و همچنین جدایش بین لایه آلومینیومی و کامپوزیت در پروفیل های حاصل بررسی شد. در ادامه با توجه به نتایج شکل دهی تک ایستگاهه، شکل دهی غلتکی پروفیل کانالی با زاویه ۸۶° به صورت چند ایستگاهه انجام گرفت و به بررسی اثر شکل دهی چند ایستگاهه بر روی تجمع عیوب ایستگاههای مختلف شکل دهی پرداخته شد. در انتها نتیجه گرفته شده که افزایش بیش از ۴۵° زاویه خم در هر ایستگاه موجب جدایش بین لایه های کامپوزیتی و آلومینیومی می شود و هرچقدر الیاف تقویتی در جهت طولی ورق های FML قرار گیرند، عیوب موج لبه و کمانی شدن کمتری در پروفیل های حاصل روی می دهد.

اطلاعات مقاله

مقاله پژوهشی کامل
دریافت: ۳۰ خرداد ۱۳۹۵
پذیرش: ۲۴ مرداد ۱۳۹۵
ارائه در سایت: ۲۴ شهریور ۱۳۹۵
کلید واژگان:

چندلایه پی وی سی /آلومینیوم /الیاف شیشه
شکل دهی غلتکی
جدایش بین لایه های
عیوب هندسی

Experimental investigation on the roll forming of PVC /aluminum/glass fabric FMLs into channel section profiles

Vahid Zal¹, Hassan Moslemi Naeini^{1*}, Ahmad Reza Bahramian², Javad Shahbazi Karami³

- 1- Faculty of Mechanical Engineering, Tarbiat Modares University, Tehran, Iran
 - 2- Faculty of Chemical Engineering, Tarbiat Modares University, Tehran, Iran
 - 3- Faculty of Mechanical Engineering, Shahid Rajae Teacher Training University, Tehran, Iran
- * P.O.B. 14115-143, Tehran, Iran, moslemi@modares.ac.ir

ARTICLE INFORMATION

Original Research Paper
Received 19 June 2016
Accepted 04 August 2016
Available Online 14 September 2016

Keywords:
PVC/aluminum/fiberglass FMLs
Roll Forming, Delamination
Geometrical defects

ABSTRACT

Due to the polar functional groups of PVC thermoplastic and its good adhesiveness to the metals, production and roll forming of PVC/ aluminum/ glass fiber FMLs were investigated in this research. First, flexural strength and bonding quality between PVC matrix and aluminum layer in the FMLs were studied by doing three point bending tests according to ASTM D790 standard. In the following, FMLs with dimension of 12x80 cm and two layups including [0/90, 0/90, Al]₈ and [45/-45, 45/-45, Al]₈ were produced using film stacking and hot pressing procedure. The FMLs were rollformed into 30, 45 and 60° channel section profiles at 160°C using a single stand roll forming process and geometrical defects including profile bowing, edge wrinkling, spring back and also aluminum/composite layers delamination of the resulted profiles were evaluated. The FMLs also were roll formed into 86° channel section profiles using a multi stand roll forming process and the effects of multi stand roll forming on the defects stacking were evaluated. Finally, it was concluded that more than 45° bend angle increase in a roll forming stand results in composite/ aluminum delamination. Also, placement of the reinforcing fibers in the longitudinal direction of the profiles reduces the profile bowing and edge wrinkling defects significantly.

1- مقدمه

این دو، فرایند بسیار سخت و پیچیده‌ای دارد.

برای غلبه بر مشکلات اشاره شده و کاهش هزینه و افزایش سرعت تولید محصولات FPL، فرایندهای مختلف شکل دهی به عنوان روش بسیار مناسبی برای تولید این محصولات معروف شده است [10]. در این مطابق این روند، به جای تولید محصول نهایی FPL، ورق‌های تخت FPL تولید شده و در ادامه با شکل دهی این ورق‌ها در شرایط مناسب، محصول نهایی تولید می‌شود.

برای شکل‌پذیر ساختن FPL‌ها، نیاز به زمینه‌ای گرمانتر² است تا در اثر گرمادهی نرم شده و امکان شکل‌پذیری پیدا کنند. با توجه به اینکه الیاف تقویتی در FPL‌ها الاستیک بوده و رفتار پلاستیک از خود نشان نمی‌دهند، بنابراین با افزایش دما، زمینه گرمانرم خمیری شده و امکان لغزش الیاف تقویتی از میان زمینه ایجاد می‌شود که این اندازه‌گیری موجب جابجایی الیاف (به جای کرنش پلاستیک الیاف) شده و ایجاد تغییر شکل‌های مختلف را ممکن می‌سازد. همچنین تغییر شکل‌های زمینه گرمانرم بسیار وابسته به استحکام اتصال بین لایه‌های کامپوزیتی و فلزی می‌باشد که این اندازه‌گیری تغییر شکل این ورق‌ها را محدود می‌سازد [11].

شکل دهی از فرایندهای متعارف تولید است که برای تولید بسیاری از قطعات فلزی ورقی به شکل اقتصادی به کار می‌رود. با توجه به سرعت بالای تولید و قابلیت تولید قطعات پیچیده با شکل دهی، اخیراً فرایندهای مختلف شکل دهی برای تولید محصولات FPL مورد توجه محققان قرار گرفته و بررسی شده است.

کالیاناسوندرام و همکاران [12]، به بررسی اثر پارامترهای نیروی ورق گیر و دما بر روی شکل دهی اتساعی FPL‌های پلی‌پروپیلنی خود تقویتی پرداختند و نتیجه گرفتند که تبلور مجدد زمینه، محدود کننده شکل دهی این FPL‌ها هستند. گرشام و همکاران [13]، به بررسی شکل دهی کشش عمیق FPL‌های زمینه پلی‌پروپیلن پرداختند و عیب پارگی در دمای پایین و عیب چروکیدگی لبه در دمایهای بالا را مشاهده کردند. ریز و همکاران [14]، به بررسی شکل دهی اتساعی FPL‌های زمینه پلی‌پروپیلنی پرداختند و جدایشی بین لایه‌ها در حین شکل دهی را مهمترین عیب این فرایند معرفی کردند. لوك موس و همکاران [15]، به بررسی تاثیر پارامترهای دما و سرعت شکل دهی بر روی شکل پذیری FPL‌های زمینه پلی‌پروپیلنی پرداختند و نتیجه گرفتند که برای بدست آوردن شکل هندسی مطلوب و جلوگیری از جدایش لایه‌ها، شکل دهی باید در یک بازه دمایی محدود در درجه سلسیوس انجام گیرد.

با وجود اینکه تولید پروفیل‌های FPL اهمیت ویژه‌ای برای کاربردهای مختلف دارد، تا به حال پژوهشی راجع به شکل دهی پروفیل‌های FPL انجام نگرفته است. مهمترین فرایند جهت شکل دهی انسداد پروفیل‌های ساده و پیچیده به صورت پیوسته و اقتصادی، فرایند شکل دهی غلتکی است. بنابراین با توجه به خلاصه موجود در این زمینه، در این پژوهش به بررسی شکل دهی غلتکی ورق‌های FPL پرداخته شده است. نکته با اهمیت دیگری که وجود دارد، سیاری از پژوهشگران از گرمانرم‌های نیمه بلوری نظری پلی‌پروپیلن در بررسی شکل دهی FPL‌ها استفاده کرده‌اند که قابلیت اتصال ضعیفی به فلزات دارد. این در حالی است که پلیمر گرمانرم قطبی و بی‌شکل³ بی‌وی‌سی دارای خاصیت چسبندگی خوبی با فلزات و به ویژه به آلومینیوم (که اصلی‌ترین فلز مورد استفاده برای تولید FPL‌ها است) دارد [16]. قابلیت

مواد ترکیبی نسل جدیدی از مواد صنعتی هستند که از چندین ماده با خواص مکانیکی مختلف تشکیل شده‌اند. در واقع هدف اصلی از تولید مواد ترکیبی، فرآهن آوردن خواص چند ماده مختلف در یک ماده واحد است. این FPLs¹ زیر مجموعه‌ای از محصولات ترکیبی هستند که با اتصال یک درمیان لایه‌های فلزی نازک و همچنین لایه‌های کامپوزیتی پلیمری حاصل می‌شوند. این محصولات مزایای هر دو لایه فلزی و کامپوزیتی را به صورت یکجا دارند، محصولات فلزی دارای صلبیت و مقاومت به ضربه بالاتری هستند در حالی که محصولات کامپوزیتی دارای استحکام خستگی و نسبت استحکام به چگالی بالاتری هستند. این محصولات از لایه‌های مختلفی تشکیل شده‌اند که عموماً با اتصال چسبی به همدیگر چسبیده‌اند، بنابراین در صورت ایجاد ترک در یک لایه، رشد ترک با رسیدن به لایه بعدی متوقف شده و سرعت رشد ترک کمتر می‌شود و در نتیجه شکست ناشی از خستگی در محصولات FPL دیرتر روی می‌دهد [2,1]. همچنین حضور لایه فلز نسبتاً ضربه پذیر در مجاورت لایه‌های کامپوزیتی مستحکم و نسبتاً ترد و همچنین اتصالات بین این لایه‌ها موجب افزایش ضربه پذیری و جذب انرژی توسط این محصولات در مقایسه با محصولات کامپوزیتی می‌شود [4,3]. با توجه به مزایای مطرح شده، کاربرد این محصولات در صنایع مختلفی نظیر هواپیما که مقاومت به رشد ترک، استحکام خستگی و مقاومت به صدمه دارای اهمیت بالایی است، مطلوب شده است [5].

کارهای تحقیقی مختلفی بر روی ارزیابی خواص FPL‌ها و کارکرد آنها انجام گرفته است. بامیاج [6] افزایش زیاد ضربه پذیری و جذب انرژی اجزا خودرویی فولادی تقویت شده با چندلايه‌های کامپوزیتی اپوکسی/الیاف کربن را گزارش کرده است که بدون افزایش چشمگیر وزن سازه حاصل شده است، با این وجود وی استحکام اتصال بین کامپوزیت افزار را مهمترین عامل کارکرد این سازه‌ها معرفی کرده است که باید مورد مطالعه قرار گیرند [7]. عبدالاله چاخند و همکاران [8] افزایش زیاد استحکام پیچشی مقاطع فولادی توخالی تقویت شده با اپوکسی/الیاف کربن را گزارش کرده‌اند که می‌تواند در کابردۀای سازه‌ای جایگزین مقاطع فلزی شوند. کارکردها و خواص مکانیکی گزارش شده می‌باشند که این اتصال کامل و ایده‌آل بین لایه‌های فلزی و کامپوزیتی می‌باشد، در واقع استحکام اتصال بین لایه فلزی و کامپوزیتی تعیین کننده عملکرد و خواص این محصولات می‌باشد [9]. مشکل اصلی در تولید این محصولات اتصال بین لایه‌های کامپوزیتی و لایه فلزی است که در اثر تنش‌های برشی وارده (و در مواردی در اثر تنش‌های پسماند ناشی از فرایند تولید) چار جدایش می‌شوند. بنابراین در پژوهش‌های مختلف، استحکام اتصال بین لایه‌های FPL‌ها با استفاده از آزمون خمش (تنش‌های استاتیکی) و یا آزمون ضربه (تنش‌های دینامیکی) مورد ارزیابی قرار می‌گیرد.

با وجود ارزیابی بسیار گسترده این محصولات و اهمیت آنها در صنایع پیشرو، تولید این محصولات با مشکلات فراوانی همراه است. برای تولید یک محصول FPL نیاز به آشتنۀ سازی الیاف تقویتی با پلیمر زمینه و همچنین اتصال مناسب لایه کامپوزیتی حاصل با لایه فلزی است. آشتنۀ سازی و تولید لایه‌های کامپوزیتی فرایندی زمان بر است که موج افزایش هزینه محصول و در نتیجه کاهش و محدود شدن کاربردهای این محصولات برای صنایع خاص می‌شود. علاوه بر مشکلات تولید لایه‌های کامپوزیتی، تولید FPL‌ها نیز به دلیل حضور فلز و کامپوزیت در کنار هم، و خواص مکانیکی و گرمایی متفاوت

² Thermoplastic
³ Amorphous

¹ Fiber Metal Laminates

جدول 1. خواص مکانیکی ورق آلومینیم Al3550 استفاده شده (بدست آمده از طریق آزمون کشش)

Table 1. Mechanical properties of the used Al3550 sheet (achieved using tensile test)

E (GPa)	استحکام تسلیم (MPa)	حداکثر استحکام (MPa)	نسبت افزایش شکست	طول در نقطه شکست	K (MPa)	n
71	117	174	0.04	259	0.09	



Fig. 1 Three point bending test setup, mounted on a computer controlled universal compression testing machine.

شكل 1 مجموعه انجام آزمون خمش سه نقطه ای بر روی دستگاه تست فشار یونیورسال

استفاده از میکروسکوپ نوری بررسی شده است تا مکانیزم شکست و اتصال استحکام بین کامپوزیت و آلومینیوم بررسی شود.

3- جزئیات آزمایش های تجربی

3-1- روند شکل دهی غلتکی

بعد از تعیین کیفیت اتصال لایه های کامپوزیتی و آلومینیومی در شرایط تولید ذکر شده، نمونه های FML با ابعاد $12 \times 80 \text{ cm}$ و با دو چیدمان s [0/90, Al]s و [0/90, Al]s [45/-45, 45/-45] تولید شد تا تحت شکل دهی غلتکی فرار گیرند.

مکانیزم تغییر شکل FML ها مبتنی بر تغییر موقعیت الیاف در داخل زمینه گرمانزم (با توجه به عدم امکان تغییر شکل پلاستیک الیاف تقویتی) و همچنین تغییر شکل پلاستیک لایه آلومینیومی است. با توجه به این اندازه گیری، افزایش دما شرط لازم برای شکل پذیر ساختن این ورق ها است. مطابق تحقیقات زال و همکاران [21]، دمای 160°C حداقل دمای مناسب برای ممکن ساختن شکل پذیری این محصولات است. در دماهای کمتر از 160°C ، به دلیل سفتی بالای زمینه پی وی سی، الیاف امکان لغزش در درون زمینه پی وی سی را نمی یابند و لذا پارگی و شکست الیاف روی می دهد. افزایش دما تا 220°C موجب بهبود شکل پذیری می شود ولی افزایش بیشتر دما موجب تخریب زمینه پی وی سی حساس به تخریب گرمایی شده و عملاً تولید محصول با کیفیت و سالم غیر ممکن می شود.

از طرف دیگر برای فرایند شکل دهی غلتکی که در آن کنترل بسیار کمی بر روی ورق وجود دارد، افزایش زیاد دمای شکل دهی به دلیل نرم شدن بسیار زیاد زمینه پی وی سی موجب عدم پایداری ورق در طول فرایند شده و کنترل شرایط تولید را سخت می کند. بنابراین حداقل دمای ممکن برای شکل دهی

پی وی سی برای ایجاد آغشته سازی خوب و با کیفیت با الیاف شیشه و تولید کامپوزیت های زمینه پی وی سی توسط زال و همکاران [18,17] بررسی و تایید شده است. با توجه به این اندازه گیری، در این پژوهش پی وی سی به عنوان زمینه برای تولید ورق های FML با تقویت کننده الیاف شیشه بافت و با لایه فلزی آلومینیومی به کار رفته است تا در کنار تولید های مستحکم و یکپارچه، احتمال جدایش بین لایه آلومینیومی و کامپوزیتی در حین شکل دهی کاهش یابد.

2- ساخت ورق های FML

2-1- مواد و روش تولید ورق های FML

برای فاز زمینه از گرمانزم پی وی سی نیمه سخت (با نرم کننده دی اکتیل فلاتل¹) با دمای انتقال شیشه ای 74°C و دمای تخریب 296°C ، به شکل فیلم با ضخامت 0.2 mm استفاده شده است. برای فاز تقویت کننده نیز الیاف شیشه بافت مسطح گردید E با چگالی سطحی 200 g/m^2 استفاده شده است. برای لایه فلزی نیز از ورق آلومینیوم 3550 به ضخامت 0.5 mm خواص مطابق جدول 1 استفاده شده است.

برای تولید نمونه ها از فرایند انباست لایه ها²، به همراه فشار گرم استفاده شده است. برای این منظور چهار لایه الیاف شیشه با چیدمان مورد نظر به همراه یک لایه ورق آلومینیومی در میان 6 لایه فیلم پی وی سی قرار گرفته و با اعمال گرمای 230°C و فشار 2.25 MPa در طول 5 دقیقه (شرایط بهینه برای تولید کامپوزیت های زمینه پی وی سی [19])، ورق های FML به شکل یکپارچه و همگن و با ضخامت 2.25 mm تولید شده اند. همچنین به منظور افزایش استحکام اتصال بین لایه آلومینیومی و کامپوزیتی، سطح ورق های آلومینیومی تحت خشن کاری مکانیکی قرار گرفتند.

2-2- روند اندازه گیری استحکام ورق های FML تولید شده

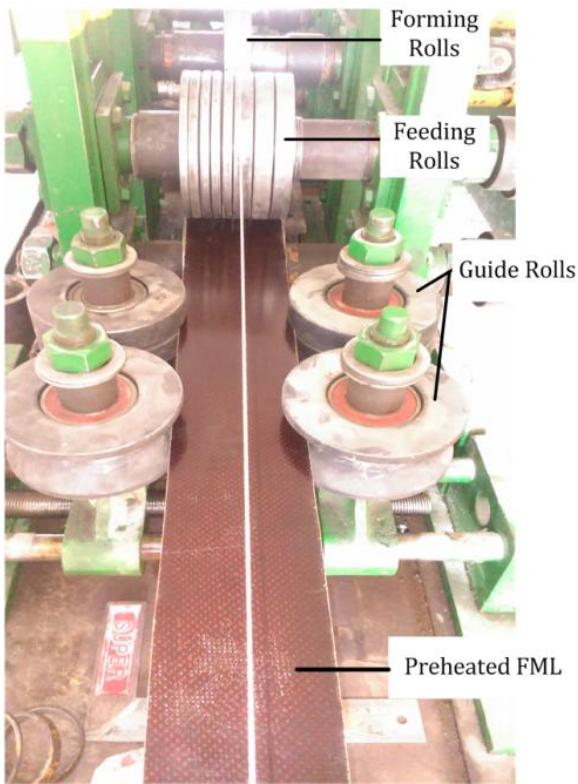
بعد از تولید ورق ها، به منظور بررسی کیفیت اتصال و استحکام بین لایه های کامپوزیتی و آلومینیومی، از آزمون خمش سه نقطه ای مطابق استاندارد ASTM D790 استفاده شده است. برای این منظور نمونه هایی با مقطع مستطیلی و با ابعاد $2.25 \times 12.5 \text{ mm}$ آماده شده و با استفاده از دستگاه آزمون فشار یونیورسال (UTM Gotech) تحت خمش قرار گرفتند. نسبت طول به ضخامت نمونه ها 16 بوده و آزمون با سرعت اعمال بار 5 mm/min انجام گرفته است (الیاف در جهت طول نمونه ها قرار دارند). در شکل 1 مجموعه انجام آزمون خمش سه نقطه ای ارائه شده است.

آزمون خمش سه نقطه ای مطابق استاندارد ASTM D790 انجام گرفته است که این استاندارد بر اساس تئوری شناخته شده تیموشنسکو برای تبرهای همگن بوده و روابط خواص مکانیکی ارائه شده در آن برای نمونه های کامپوزیتی همگن است. با این وجود، کندي و همکاران [20]، این تئوری را اصلاح کرده و برای مواد لایه ای اورتوتروپیک نیز قابل استفاده ساختند. روابط لازم برای اندازه گیری استحکام و مدول خمشی و همچنین تنش های برشی در بین لایه های مختلف را بدست آوردند. بنابراین در این پژوهش با استفاده از دیاگرام های نیرو - جایجايی حاصل از آزمون خمش، استحکام خمشی و همچنین استحکام بین لایه های آلومینیوم/کامپوزیت نمونه ها مطابق تئوری کندي محاسبه شده است.

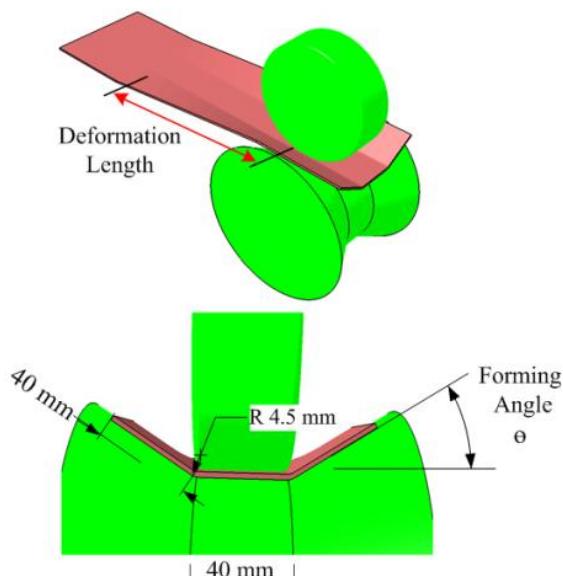
همچنین بعد از آزمون خمش سه نقطه ای، مقطع شکست نمونه ها با

¹ Diethyl Phthalate (DOP)

² Film Stacking



شکل 2 ماشین شکل دهی غلتکی به همراه سیستم هدایت ورق



شکل 3 ابعاد و مشخصات پروفیل های حاصل از شکل دهی غلتکی تک ایستگاهه

FML شکل دهی غلتکی شده است.

3-3- اندازه گیری عیوب هندسی شکل دهی غلتکی ورق ها
برای ایجاد پروفیل از ورق تخت اولیه نیاز به کرنش های عرضی دائمی در

چند لایه های کامپوزیتی موجب کمترین عیوب هندسی فرایند شکل دهی غلتکی خواهد شد. با این وجود برای جبران افت دمای ناشی از سرد شدن نمونه در طول فرایند شکل دهی، دمای شکل دهی غلتکی نمونه ها 170°C (10 بیشتر از حداقل دمای مناسب) لحاظ شد. بنابراین در ابتدای ماشین شکل دهی غلتکی مورد استفاده، کوره ای تعییه شده است که نمونه ها به مدت 10 دقیقه توسط این کوره تا دمای 170°C گرم و به شکل همگن همدمای شوند و سپس ورق گرم شده به میان یک جفت غلتک های قابلیت کننده منتقل می شوند تا نمونه را به میان غلتک های شکل دهی هدایت و تغذیه کند (شکل 2). بعد از عبور نمونه از میان غلتک های شکل دهی و ایجاد شکل مورد نظر، نمونه باید به سرعت تا زیر دمای انتقال شیشه ای زمینه پی وی سی سرد شود تا تغییر ابعاد و برگشت فرنزی پروفیل نهایی کنترل شود. بنابراین در انتهای غلتک های شکل دهی، سیستم سرد کننده افشاره آب تعییه شده است که با پاشش سریع آب بر روی پروفیل های خروجی از میان غلتک ها، فرایند سرد کردن نمونه ها را انجام می دهد.

برای شکل دهی غلتکی نمونه های تولید شده از یک ماشین شکل دهی غلتکی 7 ایستگاهه متعارف برای شکل دهی فلزات و با اعمال تغییرات اشاره شده، استفاده شده است. شکل دهی با سرعت خطی 40 mm/sec قطر غلتک های شکل دهی 185 mm و با فاصله بین ایستگاهی 375 mm انجام گرفته است.

3-2- پارامترهای مورد بررسی و طراحی آزمایش
برای تغییر شکل ورق های FML جهت الیاف اهمیت بالایی دارد. در واقع زاویه قرار گیری الیاف نسبت به جهت خم تعیین کننده قابلیت تغییر شکل این ورق ها است. با توجه به اینکه دو مکانیزم اصلی تغییر شکل کامپوزیت ها شامل لغزش لایه ها بر روی یکدیگر و کرنش داخل صفحه ای لایه ها است، دو چیدمان الیاف [0/90, 0/90, Al]s و [45/45, 45/45, Al]s در چیدمان ایاف این دو مکانیزم را فعال می کنند مورد بررسی قرار گرفته اند. در چیدمان ایاف [0/90] به دلیل اینکه کرنش داخل صفحه ای لایه ها در طول الیاف بسیار کم است، لغزش لایه ها بر روی یکدیگر تعیین کننده تغییر شکل نهایی خواهد بود. در حالی که در چیدمان [45/45] لایه ها می توانند به سهولت در جهت خم دچار برش داخل صفحه ای شده و تغییر شکل های مورد نظر را ایجاد کنند.

در کنار دو چیدمان مورد بررسی، پارامتر فرایندی زاویه شکل دهی نیز به منظور تعیین الگوی گل شکل دهی مورد بررسی قرار گرفته است. در ابتدا، فرایند شکل دهی به صورت نک ایستگاهه و با سه زاویه شکل دهی مختلف مطابق جدول 2 انجام گرفته است تا حداکثر زاویه خمکاری در هر ایستگاه و یا به عبارت دیگر الگوی گل شکل دهی غلتکی هر کدام از نمونه ها بدست آید. در شکل 3 ابعاد پروفیل های حاصل نشان داده شده است.

در ادامه به منظور ایجاد پروفیل کانالی شکل، از شکل دهی غلتکی چهار ایستگاهه با زوایای $0^{\circ}, 30^{\circ}, 60^{\circ}$ و 86° برای هر کدام از چیدمان های ایاف استفاده شد تا پروفیل های کانالی با زاویه 86° و ابعاد وب و فلنج 40 mm ایجاد شده و ایجاد عیوب در شکل دهی غلتکی چند ایستگاهه پروفیل کانالی شکل بررسی شود.

سه زاویه شکل دهی تک ایستگاهه در کنار یک حالت شکل دهی چند ایستگاهه برای هر کدام از چیدمان ها، موجب ایجاد 8 حالت شکل دهی مطابق جدول 2 می شود که با توجه به دو تکرار هر حالت، در مجموع 16 نمونه

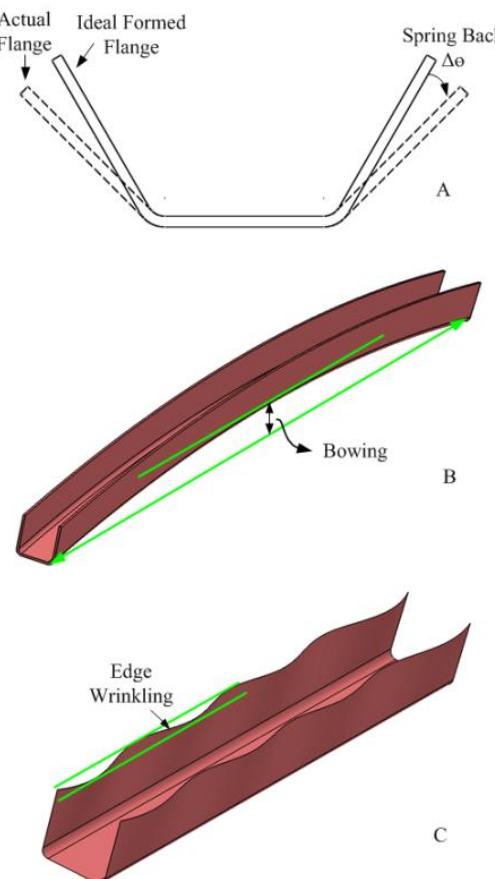


Fig. 4 Common defects in roll forming process of channel sections, A) Spring beck, B) Bowing and C) edge wrinkling

شکل ۴ عیوب هندسی مداول در شکل دهی غلتکی، (A) عیوب برگشت فتری، (B) عیوب کمانی شده و (C) عیوب موج لبه

برای یک نمونه کاملاً کامپوزیتی در شرایط تولید مشابه نیز حدوداً همین استحکام بددست می‌آید. این اندازه‌گیری بیان می‌کند که لایه آلمینیومی با وجود اینکه استحکام کششی پایین‌تری نسبت به لایه‌های کامپوزیتی دارد، به دلیل قرار گیری در تار خنثی، تنش کمتری تحمل کرده و اثر کاهشی بر روی استحکام خمشی محصولات FML ندارد. با بررسی تصاویر میکروسکوپ نوری ناحیه شکست ملاحظه می‌شود که لایه‌های کامپوزیتی و لایه آلمینیومی نمونه‌های FML تولید شده تحت بارگذاری خمشی، هر دو دچار شکست شده‌اند و هیچ‌گونه جداشی بین این لایه‌ها روی نداده است. در شکل ۵ تصویر میکروسکوپ نوری مقطع شکست نمونه FML نشان داده شده است.

همان‌طور که ملاحظه می‌شود، اتصال بین لایه آلمینیوم و کامپوزیت به قدری مستحکم است که تحت بارگذاری خمشی که مطابق روابط تئوری کنیدی [20] تنش‌های برشی در حدود 7 MPa ایجاد می‌شود، هیچ‌گونه جداشی روی نداده است. در ادامه به منظور تعیین دقیق‌تر استحکام برشی بین لایه آلمینیومی و کامپوزیتی، آزمون خمش سه نقطه‌ای با نسبت طول به ضخامت ۸، انجام شد که در شرایط آزمون جدید نیز استحکام خمشی در حدود 230 MPa بدست آمد درحالی که تنش برشی در حدود 14 MPa بین لایه‌های کامپوزیتی و آلمینیومی ایجاد شد که باز هم جداش بین لایه‌ای روی نداد. به دلیل محدودیت تنظیمات دستگاه، امکان انجام آزمون در نسبت طول به ضخامت پایین‌تر وجود نداشت. بنابراین می‌توان نتیجه گرفت که

جدول ۲ حالت‌های مختلف شکل دهی غلتکی اعمال شده بر روی نمونه‌های FML

Table 2 Different combinations of parameters in the roll forming of the FMLs

چیدمان الیاف	[45/-45, 45/-45, Al]s	[0/90, 0/90, Al]s
زاویه شکل دهی تک	30 به 0	30 به 0
ایستگاهه	45 به 0	45 به 0
زاویای شکل دهی چند	60 به 0	60 به 0
ایستگاهه پروفیل	86, 60, 30, 0	86, 60, 30, 0

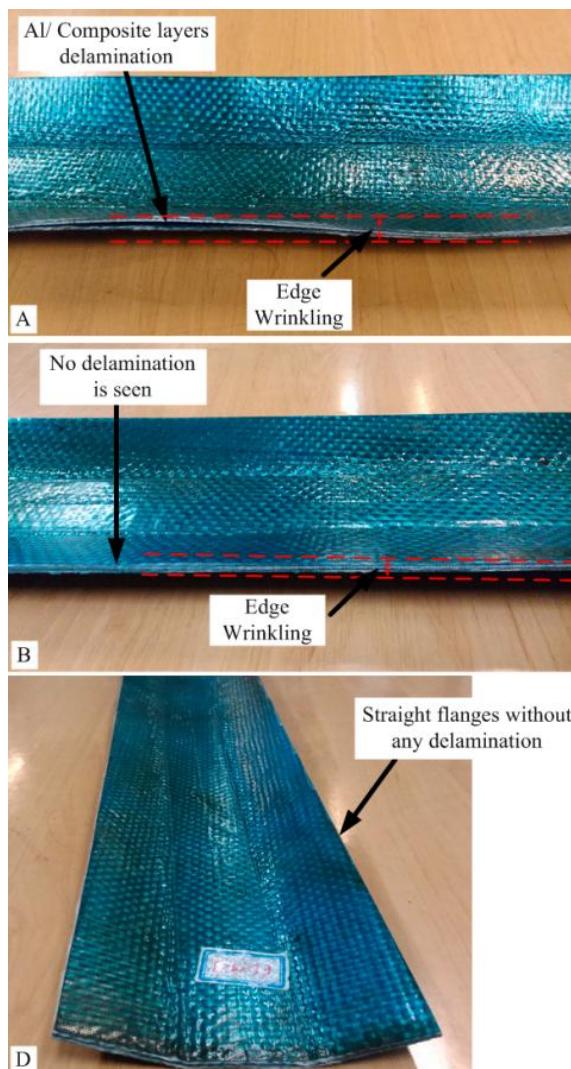
ناحیه خم است تا شکل مطلوب ایجاد شود. برخلاف فرایندهای خمکاری ساده که در آنها فقط این کرنش‌های عرضی ایجاد می‌شود، در فرایند شکل دهی غلتکی به منظور ایجاد خم مورد نظر، درکنار کرنش عرضی، کرنش طولی در طول ورق نیز ایجاد می‌شود که در واقع عامل بسیاری از عیوب هندسی در این فرایند است.

همان‌طور که در شکل ۳ مشاهده می‌شود، از یک فاصله‌ای قبل از غلتک‌ها، ورق شروع به خم شدن تدریجی کرده و در زیر غلتک‌ها به بیشترین زاویه خم می‌رسد. به این ناحیه شروع خم در پشت ایستگاه، ناحیه تغییر شکل می‌گویند. تغییر شکل تدریجی در این ناحیه موجب ایجاد کرنش‌های کششی طولی در لبه پروفیل (علاوه بر کرنش عرضی در ناحیه خم که در واقع تعیین کننده زاویه خم و شکل پروفیل است) می‌شود. اگر این کرنش‌های طولی در ناحیه الاستیک ورق باشد، بعد از عبور ورق از زیر غلتک‌ها و دریافت تغییر شکل مورد نظر، کرنش‌های طولی ایجاد شده به حالت اولیه خود بر می‌گردند. در حالتیکه که کرنش‌های طولی ایجاد شده در ناحیه تغییر شکل دائمی باشند، بعد از عبور ورق از میان غلتک‌ها، طول لبه پروفیل ایجاد شده از طول کف پروفیل بیشتر می‌شود که این اندازه‌گیری منشاء بسیاری از عیوب هندسی در فرایند شکل دهی غلتکی است.

دو عیوب اصلی ناشی از این کرنش‌های کششی طولی در ناحیه تغییر شکل، کمانی شدن و موجدار شدن لبه پروفیل است. کمانی شدن به مفهوم خارج شدن پروفیل از حالت مستقیم است که در شکل ۴-B نشان داده شده است، بیشترین تغییر ارتفاع کف پروفیل به عنوان شاخص این عیوب تعیین شده و با استفاده از ساعت اندازه گیری با دقیق ۰.۰۱ میلی‌متر اندازه گرفته شده است. بیشترین دامنه موج‌های ایجاد شده در لبه پروفیل (شکل ۴-C) نیز به عنوان عیوب موج لبه تعريف شده و این نیز با استفاده از ساعت اندازه گیری و در طول کلی پروفیل برای هر دو لبه پروفیل اندازه گرفته شده است. همچنین کرنش‌های الاستیک در ناحیه خم (کرنش در جهت مماس بر ناحیه خم) موجب ایجاد برگشت فنری می‌شود که این عیوب نیز دقیق ابعادی محصول نهایی را به هم می‌زنند. برای اندازه گیری برگشت فنری پروفیل‌ها از گونیا با دقیق ۵ دقیقه استفاده شده است. برای جلوگیری از اثر موج لبه بر نتایج برگشت فنری، اندازه گیری برگشت فنری در ۸ نقطه مختلف از هر کدام از لبه‌های پروفیل‌ها انجام گرفته و میانگین ۱۶ اندازه گیری به عنوان برگشت فنری آن پروفیل لحظه شده است. در شکل ۴-A تعريف و نحوه اندازه برگشت فنری پروفیل‌های شکل دهی شده ارائه شده است.

4-نتایج و بحث

4-1-نتایج استحکامی ورق های FML تولید شده
مطابق نتایج حاصل از آزمون خمش سه نقطه‌ای، استحکام خمشی نمونه‌های FML تولید شده حدود 230 MPa بدست آمد. این در شرایطی است که



شکل ۶ پروفیل های FML با چیدمان [0/90, 0/90, Al]s در حالت شکل دهی غلتکی تک ایستگاهه به ۶۰° (A)، به ۴۵° (B) و ۳۰° (C).

شکل ۶ پروفیل های FML با چیدمان [0/90, 0/90, Al]s در حالت شکل دهی غلتکی تک ایستگاهه به ۶۰° (A)، به ۴۵° (B) و ۳۰° (C).

همان طور که در شکل ۶ ملاحظه می شود، شکل دهی غلتکی تک ایستگاهه به زاویه ۳۰° آسیبی به اتصال بین لایه های کامپوزیتی و آلومینیومی نزد و همچنین موج لبه بسیار کمی روی داده است. درحالی که زاویه شکل دهی ۴۵° موج لبه را اندازی کرده است ولی همچنان اتصال بین لایه آلومینیوم و کامپوزیت سالم است. برای زاویه شکل دهی ۶۰°، جدایش بین لایه آلومینیومی و کامپوزیتی کاملا مشهود است (شکل ۶-۶) (A) و همین اندازه گیری باعث شده است که به دلیل تغییر شکل مستقل از هم لایه ها، عیوب موج لبه بسیار شدیدی نیز روی دهد. با توجه به جدایش و فاصله گرفتن لایه ها از هم در این حالت، علاوه امکان اندازه گیری عیوب برای پروفیل های شکل دهی تک ایستگاهه به ۶۰° وجود ندارد. ولی برای دو حالت دیگر، عیوب مورد بحث اندازه گیری شده و در ادامه ارائه می شود.

۴-۳- برگشت فنری پروفیل های شکل دهی غلتکی شده
عواملی نظیر رفتار الاستیک و پلاستیک لایه آلومینیومی و همچنین



شکل ۵ تصویر میکروسکوپ نوری از مقطع شکست نمونه FML در اثر آزمون خم شه تقاطعی

استحکام خمی نمونه های FML تولید شده 230 MPa بوده و استحکام برشی بین لایه آلومینیومی و کامپوزیتی بیشتر از 14 MPa است. بعد از اینکه اتصال بسیار مناسب بین لایه های آلومینیوم و کامپوزیت در ورق های FML تولید شده تایید شد، این ورق ها در ادامه پژوهش تحت شکل دهی غلتکی در دمای بالا (۱۶۰°C) قرار گرفتند. نتایج حاصل در ادامه ارائه شده است.

۴-۲- جدایش بین لایه های آلومینیوم و کامپوزیت در طول شکل دهی

اگرچه در دمای محیط استحکام اتصال بسیار خوبی بین لایه های FML مشاهده شد، این اتصال مستحکم در شرایط دما بالا تعییف شده و مشاهده می شود که در بعضی از شرایط شکل دهی جدایش بین لایه های آلومینیومی و کامپوزیتی روی می دهد. برای شکل دهی های تک ایستگاهه، شکل دهی ورق تخت اولیه به زوایای ۳۰ و ۴۵° موجب تولید پروفیل های یک پارچه می شد که عملاً هیچ گونه جدایشی بین لایه های آلومینیومی و کامپوزیتی روی نداده است. با این حال شکل دهی تک ایستگاهه ورق تخت به زوایه ۶۰° موجب جدایش بین لایه های آلومینیومی و کامپوزیتی می شود. این جدایش برای هر دو چیدمان الیاف مشاهده می شود.

در واقع افزایش زاویه شکل دهی موجب افزایش تنفس های برشی در بین لایه های می شود و از طرف دیگر در دمای شکل دهی (۱۶۰°C) الیاف و لایه آلومینیومی تقریباً خواص اولیه خود را حفظ کرده اند ولی گرماترم پی وی سی بسیار نرم شده و نمی تواند تنفس چندانی را تحمل کند. بنابراین تحت شرایط شکل دهی، به جای اینکه همه لایه ها دچار کرنش همزمان شوند، لایه آلومینیومی و الیاف در مجاورت پی وی سی بسیار نرم دچار لغزش بر روی همدیگر شده (بدون کرنش چشمگیر) و تغییر شکل مورد نظر را فراهم می آورند. حال برای زوایای ۳۰ و ۴۵° این لغزش کم بوده و توسط پی وی سی تحمل شده است ولی با افزایش زاویه شکل دهی، این لغزش نیز بیشتر شده و لایه پی وی سی دچار وامندگی شده و در نتیجه جدایش آلومینیوم/کامپوزیت روی داده است. در شکل ۶ تصویر نمونه های FML با چیدمان [0/90, Al 0/90,]s که به صورت تک ایستگاهه شکل دهی غلتکی شده اند، ارائه شده است.

غلتکی هستند که معمولاً محدود کننده اصلی حداکثر زاویه خم در هر ایستگاه بوده و نیاز به بررسی دارند. در شکل 8 8 مقادیر این دو عیب برای پروفیل های FML شکل دهی تک ایستگاهه ارائه شده است.

همان طور که ملاحظه می شود، افزایش زاویه شکل دهی موجب افزایش هر دو عیب موج لبه و کمانی شدن می شود. در نتیجه تغییر شکل هر ایستگاه، لبه ورق کرنش های کششی طولی دریافت می کند و این اندازه گیری باعث می شود که طول لبه پروفیل شکل دهی شده از طول کف آن بیشتر شود. در شرایطی که این کرنش های طولی دائمی باشند، بعد از اتمام تغییر شکل به حالت اولیه بر نگشته و در نتیجه لبه پروفیل تحت فشار قرار می گیرد که این اندازه گیری موج بروز دو عیب کمانی شدن پروفیل و موج لبه می شود تا این افزایش طول جبران شود.

هر چقدر زاویه شکل دهی در یک ایستگاه بیشتر باشد، کرنش های طولی دائمی ایجاد شده در لبه پروفیل نیز بیشتر شده [23] و در نتیجه این دو عیوب نیز تددید می شود.

ملاحظه می شود که این دو عیب به موازات هم عمل می کنند، بدین معنی که افزایش کرنش های طولی هر دو عیب را تقریباً به یک میزان تشیدید می کند، در حالی که با بررسی کیفی نمونه FML شکل دهی غلتکی شده به زاویه 60° ملاحظه می شود که در این پروفیل موجدار شدن لبه بسیار تشیدید شده است، ولی عیب کمانی شدن چندان بیشتر نشده است (به دلیل جدایش لایه ای در پروفیل های 60° داده های کمی قابل گزارش نبود). وقتی ورق فرم در طول شکل دهی چهار جدایش می شود، هر کدام از لایه های FML

ناهمسانگردی خواص حرارتی لایه های کامپوزیتی و رفتار ویسکوالاستیک آن موجب ایجاد تغییر ابعاد و زاویه در یک محصول FML شکل دهی شده می شوند.

رفtar الاستیک مواد موجب ذخیره انرژی الاستیک می شود که این انرژی الاستیک تمایل دارد حالت اولیه محصول شکل دهی شده را بازیابی کند که در نتیجه موج برگشت فری می شود. برای لایه های فلزی هرچقدر نسبت کرنش های الاستیک به کرنش های دائمی (کرنش پلاستیک) در اثر شکل دهی بیشتر باشد، میزان برگشت فری نیز بیشتر می شود.

از طرف دیگر در لایه های کامپوزیتی به دلیل ضربه اینبساط حرارتی بیشتر لایه ها در جهت ضخامت، بنا به تئوری اونیل [22]، پروفیل های کامپوزیتی بعد از شکل دهی تمایل به افزایش زاویه¹ دارند. هرچقدر دمای شکل دهی بالاتر باشد و یا زاویه شکل دهی بیشتر شود، این افزایش زاویه نیز بیشتر می شود. همچنین رفتار ویسکوالاستیک لایه های کامپوزیتی نیز در جهت افزایش برگشت فری عمل می کند. با توجه به اثرات متقابل پارامترها بر روی تغییر زاویه شکل دهی، برای پروفیل های FML شکل دهی شده اثر برگشت فری غالب بوده و مشاهده می شود که در همه پروفیل ها برگشت فری روی داده است هرچند این اثر با افزایش زاویه شکل دهی کمتر شده و اثر افزایش زاویه حرارتی بیشتر شده است. در شکل 7 برگشت فری هر کدام از ورق های FML شکل دهی غلتکی تک ایستگاهه نشان داده شده است.

نکته دیگری که از این نتایج منشاهد می شود، اثر چیدمان الیاف است. برای چیدمان الیاف [0/90]، برگشت فری بیشتری روی داده است.

این اندازه گیری به دلیل مدول الاستیک بالاتر لایه های کامپوزیتی در راستای الیاف (راستای خم در چیدمان [0/90]) است که موج ذخیره انرژی بالاتر در فرایند شکل دهی شده و در نتیجه برگشت فری بیشتری روی می دهد. پس می توان نتیجه گرفت اگرچه برگشت فری در شکل دهی ورق های FML بیشتر تابع لایه فلزی است، ولی چیدمان الیاف نیز به دلیل ایجاد خواص الاستیک و خواص حرارتی متفاوت در جهت های مختلف، بر اندازه برگشت فری اثر می گذارد. این اثر برای چیدمان [0/90] و همچنین زوایای تغییر شکل بالاتر، بیشتر است.

4-4- کمانی و موجدار شدن لبه پروفیل های شکل دهی غلتکی شده

کمانی شدن پروفیل و موج لبه نیز از دیگر عیوب متعارف فرایند شکل دهی

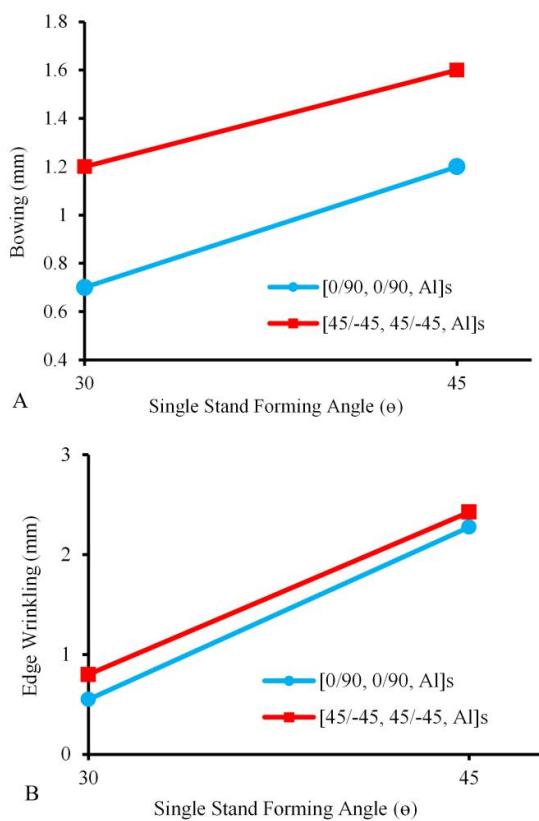
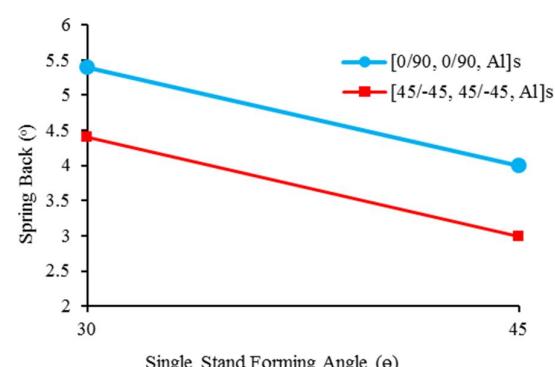


Fig. 8 نتایج کمانی شده پروفیل (A) و موج لبه (B) در نمونه های FML شکل دهی

غلتکی شده به صورت تک ایستگاهی



شکل 7 نتایج برگشت فری نمونه های FML شکل دهی غلتکی شده به صورت تک ایستگاهی

¹ Spring forward

1.25 mm است که این مقادیر تقریباً برابر با میزان کمانی شدن شکل دهی تک ایستگاهه به زاویه 30° است. عیب موج لبه نیز به ترتیب 0.9 و 1 mm برای دو چیدمان مذکور روی داده است که این عیب نیز تقریباً برابر با مقادیر شکل دهی غلتکی تک ایستگاهه به زاویه 30° است. همان طور که قبلاً اشاره شد این دو عیب به علت کرنش های دائمی در ناحیه تغییر شکل اتفاق می افتدند. وقتی که ورق از ایستگاه اول شکل دهی خارج می شود، کرنش های دائمی در لبه پروفیل ایجاد شده و طول لبه پروفیل بیشتر می شود. این کرنش های دائمی به ایستگاه دوم نیز انتقال یافته و در نتیجه در ناحیه تغییر شکل ایستگاه دوم، کرنش های بیشتری در لبه پروفیل ایجاد نمی شود. با توجه به این روند، این دو عیب در ایستگاه های مختلف بر روی هم انباشته نشده و می توان نتیجه گرفت که در شکل دهی غلتکی چند ایستگاهه FMI ها، عیب موج لبه و کمانی شدن پروفیل برابر با عیب ایجاد شده در ایستگاه با بیشترین تغییر زاویه است.

اگر چه برای پروفیل های کنالی تولید شده جدایش بین لایه های آلومینیومی و کامپوزیتی روى نداده است، ولی با بررسی های کیفی مشاهده می شود که لغزش لایه های کامپوزیتی بر روی لایه آلومینیومی اتفاق افتاده است که این اندازه گیری می تواند بر خواص مکانیکی محصول نهایی اثرگذار باشد. دلیل این لغزش بدون جدایش، مربوط به رفتار ویسکوز زمینه پی وی سی مابین لایه کامپوزیتی و آلومینیومی است. در واقع در هر ایستگاه که تغییر شکل انجام می گیرد، تنش و کرنش های برشی بسیار بالایی بین لایه های آلومینیوم و کامپوزیت روی می دهد ولی بلا فاصله بعد از عبور ورق از زیر غلتکها، به دلیل رفتار ویسکوز بسیار زیاد پی وی سی در دمای شکل دهی، تنش های ایجاد شده آزاد شده و کرنش های باقی می مانند (طبقان اندازه گیری های انجام شده، در دمای 160°C ، 50 درصد تنش ایجاد شده در پی وی سی در کمتر از 1 ثانیه آزاد می شود). در نتیجه در هر ایستگاه کرنش های برشی مابین لایه آلومینیومی و کامپوزیتی انباشته شده و در انتهای فرایند همانند یک لغزش بین این دو لایه مشاهده می شود. اگر پی وی سی چار استراحت تنش نمی شد، بعد از هر ایستگاه شکل دهی، بخشی از کرنش های برشی ایجاد شده را به حالت اولیه بر می گرداند و کرنش های برشی بر روی هم انباشته نمی شدند.

5- نتیجه گیری

- در این پژوهش برای اولین بار شکل دهی غلتکی ورق های FMI مورد بررسی فرار گرفت. برای این منظور، ورق های FMI پی وی سی /آلومینیوم /الیاف شیشه با دو چیدمان [0/90, 0/90, A1]s و [45/45, 45/45, A1]s به روش انباشت لایه ها تولید شده و با موفقیت شکل دهی غلتکی تک ایستگاهه و چند ایستگاهه شدند. نتایج زیر این پژوهش بدست آمدند:
- در شکل دهی ورق های FMI هرچقدر الیاف تقویتی در جهت خم قرار گیرند، به دلیل افزایش رفتار الاستیک عرضی ورق، برگشت فنری را تشدید می کنند.
- هرچقدر الیاف تقویتی در جهت طول ورق های FMI قرار گیرند، به دلیل افزایش رفتار الاستیک عرضی ورق، لبه و کمانی شدن پروفیل کمتر روی می دهد.
- شکل دهی غلتکی ورق های FMI زمینه پی وی سی به 60° در یک ایستگاه، موجب ایجاد عیب جدایش بین لایه های آلومینیومی و کامپوزیتی می شود.
- در شکل دهی غلتکی چند ایستگاهه ورق های FMI، عیوب در

کامپوزیتی و آلومینیومی به صورت مستقل از هم شکل دهی شوند و در نتیجه ضخامت عملی ورق کاهش یابد که همین اندازه گیری موجب تغییر شرایط ایجاد عیوب می شود.

بسته به میزان ضخامت ورق، نقش هر کدام از دو عیب کمانی شدن و موج لبه در جبران کرنش های دائمی لبه پروفیل تغییر می کند. اگر ضخامت ورق کم باشد، در اثر تنش های فشاری به سرعت کمانش کرده و لذا بخش عمده ای از کرنش های دائمی ایجاد شده از طریق موج لبه جبران می شود و کمانی شدن بسیار کم روی می دهد. در مقابل اگر ضخامت ورق بالا باشد سفتی خمشی فلنچ متناسب با توان دوم ضخامت افزایش می یابد در حالی که در مقابل کرنش های دائمی فشاری، موج لبه به راحتی افزایش می یابد. در نتیجه نیروی مقاوم در برابر موج لبه به شکل تعادلی بیشتر شده و در نتیجه نیروهای مؤثر برای کمانی سازی پروفیل بیشتر شده و نقش کمانی شدن برای جبران کرنش های دائمی بیشتر می شود [24].

همچنین مشاهده می شود که عیوب مذکور برای چیدمان [45/45-45/45] بیشتر از چیدمان [0/90] است. این اندازه گیری به دلیل خواص ویسکوالاستیک بسیار بالای لایه های کامپوزیتی با چیدمان [45/45-45/45] در جهت طول ورق است که موجب می شود کرنش های طولی ایجاد شده در ناحیه تغییر شکل با تأخیر زمانی به حالت اولیه برگردند (و بخشی از کرنش های الاستیک به دلیل استراحت تنش، تبدیل به کرنش دائمی شوند) و در نتیجه کرنش های دائمی در لبه پروفیل بیشتر شود که موجب ایجاد عیوب بیشتر می شود.

با توجه به روند تشریح شده، می توان نتیجه گرفت که هر چقدر الیاف در جهت طولی ورق قرار گیرند و یا به عبارت دیگر هرچقدر مدول الاستیک لایه کامپوزیتی در جهت طولی ورق افزایش یابد (مثلاً با افزایش درصد الیاف و یا استفاده از الیاف صلبتر) هر دو عیب کمانی شدن و موج لبه کمتر ایجاد خواهد شد.

البته باید در نظر گرفت که افزایش مدول الاستیک در ورق موج بیشتر شدن عیب برگشت فنری پروفیل می شود ولی با توجه به اینکه عیوب برگشت فنری قابل جبران است ولی ایجاد دو عیب موج لبه و کمانی شدن موجب کاهش کیفیت پروفیل می شود، بنابراین می توان گفت که چیدمان الیاف [0/90] برای شکل دهی غلتکی ورق های FMI مناسبت از چیدمان الیاف [45/45] است.

4- شکل دهی چند ایستگاهه پروفیل کانالی شکل

بعد از انجام شکل دهی غلتکی تک ایستگاهه، مشاهده شد که شکل دهی به زاویه 30° در هر ایستگاه موجب محصولات سالم و کم عیب می شود. بنابراین در ادامه شکل دهی غلتکی چهار ایستگاهه به منظور تولید پروفیل کانالی شکل با زاویه نهایی 86° انجام گرفت. برای پروفیل های تولید شده مشاهده شد که برگشت فنری دو چیدمان [0/90, 0/90, A1]s و [45/45, 45/45, A1] به ترتیب 4.25° و 3.4° است. مقادیر بدست آمده از برگشت فنری تک ایستگاهه کمتر است که نشان می دهد همانند شکل دهی غلتکی فلزات، هرچقدر زاویه تغییر شکل محصول نهایی بیشتر باشد برگشت فنری کمتری اتفاق می افتد. بالاتر بودن برگشت فنری چیدمان الیاف با زاویه 90° درجه نیز به دلیل رفتار الاستیک بالای الیاف در جهت خم است.

عیوب کمانی شدن پروفیل در شکل دهی غلتکی چند ایستگاهه برای دو چیدمان [0/90, 0/90, A1]s و [45/45, 45/45, A1] به ترتیب 0.8 و

- [12] S. Kalyanasundaram, S. DharMalingam, S. Venkatesan, A. Sexton, Effect of process parameters during forming of self-reinforced – PP based Fiber Metal Laminate, *Composite Structures*, Vol. 97, pp. 332–337, 2013.
- [13] J. Gresham, W. Cantwell, M. J. Cardew-Hall, P. Compston, S. Kalyanasundaram, Drawing behaviour of metal-composite sandwich structures, *Composite Structures*, Vol. 75, No. 2, pp. 305–312, 2012.
- [14] G. Reyes, H. Kang, Mechanical behavior of lightweight thermoplastic fibermetal laminates, *Journal of Material Processing Technology*, Vol. 186, No. 1, pp. 284–290, 2007.
- [15] L. Mosse, P. Compston, W. J. Cantwell, M. Cardew-Hall, S. Kalyanasundaram, The effect of process temperature on the formability of polypropylene based fibre-metal laminates, *Composites: Part A*, Vol. 36, No. 8, pp. 1158–1166, 2005.
- [16] V. Zal, H. Moslemi Naeini, A.R. Bahramian, H. Abdollahi, Evaluation of the effect of aluminum surface treatment on mechanical and dynamic properties of PVC/aluminum/fiber glass fiber metal laminates, *Journal of Process Mechanical Engineering*, 2016, 0954408916657371
- [17] V. Zal, H. Moslemi Naeini, A.R. Bahramian, H. Abdollahi, A. H. Behravesh, Investigation of the effect of processing temperature on the elastic and viscoelastic properties of PVC/fiberglass composite laminates, *Modares Mechanical Engineering*, Vol. 15, No. 11, pp. 9-16, 2016. (in Persian) (اپرسی)
- [18] V. Zal, H. Moslemi Naeini, A.R. Bahramian, B. Abbaszadeh, H. Abdollahi, Analysis and optimization of tensile strength of PVC/fiberglass composite laminates, *4th international conference on composites (CCFA4)*, Tehran, Iran , December 16-17, 2014.
- [19] V. Zal, H. Moslemi Naeini, A.R. Bahramian, A.H. Behravesh, H. Abdollahi, Investigation of the effect of processing time and temperature on the strength of PVC/fiberglass thermoplastic composites, *the 23th. Annual (International) Conference on Mechanical Engineering*, Tehran, Iran, 2015. (in Persian) (اپرسی)
- [20] G. J. Kennedy, J. S. Hansen, J. R. R. A. Martins, A Timoshenko beam theory with pressure corrections for layered orthotropic beams, *International Journal of Solids Structures*, Vol. 48, No. 16, pp. 2373-2382, 2011.
- [21] V. Zal, H. Moslemi Naeini, A.R. Bahramian, J. Sinke, Investigation of the effect of temperature and layup on the press forming of PVC based composite laminates and FMLS, *International Journal of Advanced Manufacturing Technology*, pp. 1-11, 2016.
- [22] J. M. O'Neil, T. G. Rogers, A. J. M. Spencer, Thermally induced distortions in the moulding of laminated channel sections, *Mathematical Engineering in Industry* , Vol. 2, No. 1, pp. 65–72, 1988.
- [23] R. Safdarian, H. Moslemi Naeini, The effects of forming parameters on the cold rollforming of channelsection, *Thin-Walled Structures*, Vol. 92, pp. 130–136, 2015.
- [24] R. Azizi, *Theoretical, numerical and experimental analysis of flange wrinkling in the roll forming of symmetrical channel section profiles*, PhD Thesis, Department of Mechanical Engineering, Tarbiat Modares University, Tehran, 2013. (in Persian) (اپرسی)

ایستگاههای مختلف انباسته نشده و بیشتر تابع ایستگاه با
بیشترین تغییر زاویه هستند.

6- سپاس گزاری

از شرکت پایا پروفیل واقع در شهرک صنعتی مورچه خورت اصفهان، بابت
همکاری های لازم جهت تامین و اعمال تغییرات بر روی ماشین شکل دهی
غلتکی مورد استفاده، کمال سپاس گزاری اعلام می شود.

7- مراجع

- [1] T. Yamaguchi, T. Okabe, S. Yashiro, Fatigue simulation for titanium/CFRP hybrid laminates using cohesive elements, *Composites Science and Technology*, Vol. 69, No. 11, pp. 1968–1973, 2009.
- [2] S. U. Khan, R. C. Alderliesten, C. D. Rans, R. Benedictus, Application of a modified Wheeler model to predict fatigue crack growth in Fibre Metal Laminates under variable amplitude loading, *Engineering Fracture Mechanics*, Vol. 77, No. 9, pp. 1400–1416, 2010.
- [3] R. C. Alderliesten, Designing for damage tolerance in aerospace: A hybrid material technology, *Materials and Design*, Vol. 66, pp. 421–428, 2015.
- [4] A. Seyed Yaghoubi, B. Liaw, Effect of lay-up orientation on ballistic impact behaviors of GLARE 5 FML beams, *International Journal of Impact Engineering*, Vol. 54, pp. 138–148, 2013.
- [5] S. Sugiman, A. D. Crocombe, The static and fatigue response of metal laminate and hybrid fibre-metal laminate doublers joints under tension loading, *Composite Structures*, Vol. 94, No. 9, pp. 2937–2951, 2012.
- [6] M. R. Bambach, Fibre composite strengthening of thin steel passenger vehicle roof structures, *Thin-Walled Structures* Vol. 74, pp. 1–11, 2014.
- [7] M. R. Bambach, Fibre composite strengthening of thin-walled steel vehicle crush tubes for frontal collision energy absorption, *Thin-Walled Structures*, Vol. 66, pp. 15–22, 2013.
- [8] N. Abdollahi Chahkand, M. Zaini Jumaat, N. H. Ramli Sulong, X. L. Zhao, M. R. Mohammadzadeh, Experimental and theoretical investigation on torsional behavior of CFRP strengthened square hollow steel section, *Thin-Walled Structures*, Vol. 68, pp. 135–140, 2013.
- [9] T. Sinmazcelik, E. Avcu, M. Özgür Bora, O. Çoban, A review: Fibre metal laminates, background, bonding types and applied test methods, *Materials and Design*, Vol. 32, No. 7, pp. 3671–3685, 2011.
- [10] A. Sexton, W. Cantwell, S. Kalyanasundaram, Stretch forming studies on a fibre metal laminate based on a self-reinforcing polypropylene composite, *Composite Structures*, Vol. 94, No. 2, pp. 431–437, 2012.
- [11] J. Sinke, *Forming technology for composite/metal hybrids*, *Composites forming technologies*, A.C .Long (Ed.), pp. 197-219, Cambridge, Woodhead publishing limited, 2007.