بهینهسازی توزیع تنش و تغییر شکل سطح آلیاژ Ti-6Al-4V در فرایند شوکدهی سطحی لیزری به روش المان محدود و تحلیل آماری مرتضی ایلانلو، رضا شجاعرضوی، یویا پیرعلی

دانشگاه صنعتی مالک اشتر ،مجتمع دانشگاهی مواد و فناوریهای ساخت (دریافت مقاله: ۱۴۰۰/۱۰/۱۵ - یذیرش مقاله: ۱۴۰۰/۱/۱۲)

چکیدہ

فرایند شوک دهی سطحی لیزری، پدیده ای پیچیده از اندرکنش پارامترهای گسترده در بازه زمانی نانوثانیه برای ایجاد تنش پسماند در سطح میبشد. در این تحقیق به بررسی توزیع تنش پسماند و تغییر شکل سطح ماده پس از فرایند شوک دهی سطحی لیزری، با استفاده از مدل المان محدود و تحلیل آماری پرداخته شده است. به منظور شبیه سازی فرایند، از حل صریح دینامیکی المان محدود آباکوس به همراه مدل ماده جانسون کوک برای تحلیل غیر خطی رفتار آلیاژ Ti-6Al-4V استفاده شد نتایج با داده های تجربی مقالات مقایسه شد. از طراحی آزمایش برای بررسی حالتهای مختلف فرایند با کمک شبیه سازی و تجزیه و تحلیل اثر پارامترها بر توزیع تنش پسماند و تغییر شکل سطح استفاده شده است. پارامترهای مذکور عبارتند از اندازه لکه لیزر، میزان همپوشانی لکه لیزر، چگالی توان لیزر، تعداد پاس های لیزر و عرض پالس لیزر. برای بدست آوردن رابطه میان پارامترها و خروجی های فرایند که میزان تنش پسماند و تغییر شکل سطح است، از رگرسیون خطی استفاده شد. برای بینه سازی و بدست آوردن نتایج دقی تر، روش بهینه سازی فرایند که میزان تنش پسماند و تغییر شکل سطح است، از رگرسیون خطی استفاده شد. برای بهینه سازی و بدست آوردن نتایج دقی تر، روش بهینه سازی برای پیش بینی تنش پسماند و تغییر شکل سطح است، از رگرسیون خطی استفاده شد. برای بهینه سازی و بدست آوردن نتایج دقیق تر، روش بهینه ازی برای پیش بینی تغییر شکل سطح و دقت بالای ۹۴ درصد برای پیش بینی میزان تنش پسماند حاصل شد. همبستگی خوبی برای مدل شبیه سازی شده با برای پیش بینی تغییر شکل سطح و دقت بالای ۹۴ درصد برای پیش بینی میزان تنش پسماند حاصل شد. همبستگی خوبی برای مدل شبیه سازی شده با انوایش توان، عرض پالس، میزان همپوشانی و تعداد تکایج شبیه سازی نداد که میزان تنش پسماند فشاری و همچنین میزان تغییر شکل سطح با افزایش توان، عرض پالس، میزان همپوشانی و تعداد تکرار افزایش یافتند. و در مقابل با افزایش قطر لکه، از مقادیر آنها کاسته شد.

Optimization of stress distribution and surface deformation of Ti-6Al-4V alloy in laser surface shock peening by Finite element method and statistical analysis

Morteza Ilanlou, Reza Shoja Razavi, Pouya Pirali

Faculty of Materials and Manufacturing Technologies, Malek Ashtar University of Technology, Iran, Tehran (Received 5 January 2022, accepted 11 April 2022)

Abstract

Laser shock peening process is a complex phenomenon of interactions among various parameters in a nanosecond time frame with the goal of generating residual stress in the surface. In this research, the distribution of residual stress and surface deformations after the laser shock peening process has been investigated via finite element method (FEM) and statistical analysis. To simulate the process, ABAQUS explicit dynamic finite element method coupled with Johnson-Cook model to analyze the nonlinear behavior of Ti-6Al-4V alloy and the results were compared with experimental data from other articles. The design of experiment was used to investigate various process sates with the aid of simulation and analyzing the effect of process parameters on the distribution of residual stress and surface deformation. The aforementioned process parameters are laser spot size, laser spot overlap, laser power density, number of laser passes and laser pulse width. To achieve the correlation between the parameters and the process outcomes namely, the distribution of residual stress and surface deformation, linear regression was incorporated. Additionally, genetic algorithm was used to optimize the process and achieve more accurate results. Defining the compound variable for effective laser parameters and implementing the genetic algorithm resulted in linear regression with 93% accuracy for predicting the surface deformation and 94% accuracy for the prediction of the distribution of residual stress. A good correlation between the simulated model and other articles regarding shock peening in specific conditions was observed. The simulation results indicated that the value of compressive residual stress and surface deformation increase when power, pulse width, overlapping and the number of repetitions are increased. On the other hand, an increment in laser spot size has an opposite effect on the aforementioned parameters.

Keywords: Surface laser shock peening, Finite element analysis, Design of Experiments (DoE), Residual stress, Surface Deformation.

E-mail of Corresponding author: morteza_ilanlou@mut.ac.ir.

می شود. سیال محصور کننده، که معمولا آب است، به

عنوان محيط شفاف پلاسما را محصور ميكند و موج

شوک را جهت تولید تغییر شکل پلاستیک به سطح ماده

هدایت میکند. زمانی که موج شوک القایی، تنشی بالاتر از

حد الاستيك هو گونيوت (HEL) أماده هدف ايجاد كند،

تغییر شکل پلاستیک در مدت زمان کوتاه در سطح ماده

ایجاد میشود و سطوح پیچیده را به راحتی میتواند

در سال ۱۹۶۰ در آزمایشگاههای باتل مستقر در کلمبوس "

آمریکا یک سری آزمایشها برای القای انرژی لیزر به

صورت موج ضربهای به ماده با ایجاد تغییر شکل پلاستیک

انجام شد. این آزمایشها با توسعه تنش در لایههای

سطحی و در نتیجه افزایش خواص مکانیکی همراه شد.

سپس این فرایند طی یک دهه توسعه یافت و به عنوان

فرايند SLSP را از لحاظ فيزيكي ميتوان اين گونه توصيف

کرد که زمانی که پرتو یک منبع لیزر پرانرژی با لایه جاذب

(لايه محافظ سطحي كه معمولاً رنگ سياه دارد) روى ماده

مورد نظر برخورد ميكند، لايه جاذب تبخير شده و پلاسما

با فشار بالا تشکیل می شود. در پوشش شفاف (معمولاً آب)

پلاسما محصور شده به موج فشاری در مدت کوتاه با فشار

بالا تبديل و به ماده القا مي شود. تحت اين شرايط، لايههاي

سطحي ماده تغيير شكل الاستيك را تجربه ميكنند و

هنگامی که فشار شوک از حد الاستیک (HEL) ماده عبور

كند، تغيير شكل الاستيك پلاستيك ايجاد مي شود. معمولا

نرخ کرنش در فرایند شوکدهی سطحی لیزری ۱۰^۶/۶

تجزیه و تحلیل المان محدود فرایند SLSP نشان داد که عمق تنش فشاری و کرنش پلاستیک ناشی از پالس های

ليزر را مي توان با تغيير در اندازه لكه ليزر و درصد

است[۸].

شوکدهی سطحی لیزری سطحی نامگذاری شد [۷].

شوكدهي ليزرى كند [۴-۶].

مقدمه

ایجاد تنش پسماند فشاری بر روی سطح فلزات می تواند عمر مفید مواد را با حداقل هزینه افزایش دهد. تکامل این فرایندهای سطحی دههها پیش با ساچمه زنی آغاز شد و با لیزر ادامه یافت. اصل اساسی در تمام این فرایندها، تولید لایه تغییر شکل یافته پلاستیکی بر روی سطح است. در این روش از تغییر شکل پلاستیک روی سطح به منظور ایجاد تنش پسماند فشاری در لایههای سطحی و زیر سطحی مواد استفاده می شود. تنش پسماند فشاری القایی به عنوان مانعی در برابر گسترش ترک خستگی، سایش و خوردگی نفوذ تنش پسماند فشاری در عملیاتهای مختلف سطح نفوذ تنش پسماند فشاری در عملیاتهای مختلف سطح پلاستیک با تغییرات ریزساختار همراه است، به افزایش خواص مکانیکی سطح ماده کمک می کند [۲].

امروزه یافتن عملیاتی که منجر به ایجاد تنش پسماند بهینه، امروزه یافتن عملیاتی که منجر به ایجاد تنش پسماند بهینه، بهبود دانهبندی و همزمان کاهش تغییر شکل در آلیاژهای تیتانیوم و نیکل شود، از اهمیت بالایی برخوردار است[۳]. شوکدهی سطحی لیزری ⁽(SLSP) یکی از روشهای اصلاح سطح است که کنترل گستردهای بر پارامترهای موثر بر ایجاد تنش پسماند فشاری به همراه سطح عمیق تغییر شکل پلاستیک، فراهم میکند. شوکدهی سطحی لیزری میتواند با منابع لیزر گوناگون به همراه طول موجهای مختلف بر سطح اعمال شود. در میان تمام لیزرهای در دسترس، لیزر پالسی اعمال شود. در میان تمام لیزرهای در دسترس، لیزر پالسی بالا بر حسب GW/cm² فراهم کند.

فرایند شوکدهی را می توان با افزودن لایههای محافظ و پوششهای روی سطح ماده هدف اعمال کرد. لایه پوششی که بر روی سطح قرار می گیرد و با عنوان پوشش جاذب شناخته می شود، به تبدیل انرژی لیزر به پلاسما با فشار بالا کمک می کند و باعث ایجاد موج شوک در سطح ماده

² Hugoniot Elastic Limit

³ Columbus based Battelle Laboratories

¹ Surface laser shock peening

همپوشانی لکههای لیزر تغییر داد. برای ایجاد تنش فشاری یکنواخت در سطح ماده، حداقل ۶۲/۵ درصد همپوشانی برای لکه لیزر لازم است [۸۱–۸]. از آنجا که پارامترهای لیزر و سطوح هر پارامتر، تعداد زیادی ترکیب حالات را برای تجزیه و تحلیل روند ایجاد میکند. در چنین حالتی روش طراحی آزمایش⁽ (DoE) به کاهش تعداد آزمایشها و در عین حال در نظر گرفتن تمام ترکیبات ممکن از پارامترها و تاثیر هر یک در نتیجه فرایند به صورت بهینه

تأثیر فرایند SLSP به پارامترهای موثر لیزر و سطوح بستگی دارد. تغییر در هر پارامتر یا دامنه آن تأثیر قابل توجهی بر مواد مختلف با توجه به خصوصیات آن ماده خواهد داشت. کیفیت خروجی فرایند نیاز به تجزیه و تحلیل پیشرفته و سیستمهای نظارت آنلاین دارد که کمی گران است [۲۱و ۱۳]. در چنین شرایطی برای تجزیه و تحلیل خروجیها برای مجموعهای از پارامترهای فرایند برای یک نوع ماده خاص، بهینه سازی پارامتر فرایند و شبیه سازی فرایند نیاز است. شبیه سازی SLSP توسط بسیاری از محققان با مدلسازی دقیق رفتار ماده مورد آزمایش در فرایند SLSP برای کسب دانش بهتر از تأثیر پارامترهای لیزر بر روی پروفیلهای تنش پسماند انجام شده است.

بر روی پروفیل های نس پسماند انجام سده است. یونگشیانگ هو و همکارانش[۱۹و۱۵] در نتایج تحقیقات خود نشان دادند که افزایش اندازه لکه لیزر به کاهش میرایی انرژی و همپوشانی لکههای لیزر به توزیع یکنواخت تنش منجر میشود. این ترکیب پارامترها در دستیابی به تنش پسماند مطلوب با حداقل اعوجاج سطح نقش مهمی دارد. یک مجموعه واحد از ترکیب پارامترهای لیزر نمی تواند برای همه مواد موجود تأثیر یکسانی ایجاد کند. در چنین شرایطی بررسی مناسب پارامترهای ترکیبی لیزر برای هر مواد به صورت خاص مورد نیاز است.

مایکل هیل و همکارانش[۱۶] در سال ۲۰۰۹ در زمینه مقایسه اثرات این فرایند با روشهای متداول ایجاد تنش

پسماند سطحی، بر روی قطعاتی از جنس Ti-6Al-4V تحقیقات خود را ارائه دادند. در این بررسی، نمونههای كاملاً مشابه از همين جنس تحت عمليات ساچمهزني و شوکدهی سطحی لیزری قرار میگرفتند و سپس از نمونهها آزمون خستگی کشش-کشش به عمل آمد. نتایج نشان دادند که تنش پسماند نزدیک به سطح در نمونههای تحت ساچمهزنی و تحت شوکدهی سطحی لیزری مشابه بود. لایه تنش پسماند فشاری در نمونههای تحت فرایند شوکدهی سطحی لیزری بسیار عمیق تر از نمونههای ساچمهزنی شده بود و در نتیجه، تنش پسماند کششی زیرسطحی در نمونههای تحت فرایند شوکدهی سطحی لیزری به طور قابل توجهی بیشتر از نمونههای ساچمه زنی شده بود. نمونههای تحت ساچمه زنی سطح ناهموارتر و بیشترین حجم سایش ناشی از خراش را داشتند. نمونههای تحت فرایند شوکدهی سطحی لیزری، سطح موجی و حجم کمی از سایش را در قلههای موج را دارا بودند. نمونههای ساچمه زنی شده با پیشرفت قابل توجهی نسبت به نمونههای ماشینکاری، بیشترین طول عمر خستگی را داشتند.

زابین ثریا و همکارانش [۱۷] در سال ۲۰۱۵ تحقیق بر تاثیر شوکدهی سطحی لیزری بر روی رشد ترک خستگی انجام دادند که دستاورد آن بررسی رشد ترک خستگی در آلیاژ مالند که دستاورد آن بررسی رشد ترک خستگی در آلیاژ فرایند شوکدهی سطحی لیزری قرار دادند و پس از آن به فرایند شوکدهی سطحی لیزری قرار دادند و پس از آن به تحلیل مسیر ترک خستگی پرداختند. سپس نمونه بدون شوکدهی سطحی لیزری را با نمونه شوکدهی سطحی لیزری مقایسه کردند. همچنین اندازه گیری تنش پسماند را با استفاده از روش پرتو X مورد بررسی قرار دادند. نتایج نشان داد که میدان تنش پسماند محلی حتی برای رشد ترکهای نسبتاً طولانی بسیار پایدار است. تحقیق در زمینه تاثیر شوکدهی سطحی لیزری بر خواص سطحی و تنش پسماند سطحی در آلیاژ AT-A16061 در

سال ۲۰۱۶ با استفاده از لیزری با انرژی 1200 میلیژول و

¹ Design of Experiments

چگالی توان GW/cm با عرض پالس 8 ns نمونه تحت شوک دهی سطحی لیزری قرار گرفته و سپس بررسی نمونه مور دنظر از لحاظ تنش های پسماند و سختی سطحی انجام شد. نتایج نشان داد که با استفاده از SLSP تنش پسماند فشاری می تواند به طور موثری بر روی سطح ماده القا شود. همچنین مشخص شد که عمق سخت شده ماده، تا حداکثر ۱۸۷۵ میکرومتر قابل دستیابی است. علاوه بر این، اندازه گیری های زبری سطح نشان داد که SLSP می تواند کیفیت سطح را بسته به پارامترهای SLSP کاهش دهد[۱۸].

تفاوت بین آزمایش های فوق علاوه بر جنس آلیاژ به کار رفته در شیوه از اندازه گیری نیز می باشد. به این شکل که در خصوص آلیاژ Al6061-T6، از روش سوراخ کاری به منظور اندازه گیری تنش پسماند استفاده شده است، در حالی که روش پرتو اشعه ایکس روی آلیاژ Ti-6Al-4V به کار گرفته شد.

در تحقیقی توسط کریس سیل و همکارانش [۱۹]، سطح نمونهای از جنس آلیاژ Ti-6Al-4V با استفاده از لیزر فرابنفش تحت عملیات شوکدهی سطحی لیزری قرار گرفت و اثر این عملیات بر روی ریزساختار و دوقلویی شدنهای محل اعمال لیزر بررسی شد. نتیجه شد که بیرونیترین لایه تحت یک فرآیند کوئنچ سریع قرار گرفت بیرونیترین لایه تحت یک فرآیند کوئنچ سریع قرار گرفت مدری محل اعمال لیزر بررسی شد. نتیجه مد که بیرونیترین یا محل اعمال لیزر بررسی شد. ماده اصلی که منجر به تشکیل فاز مارتنزیتی آلفای نرم با مقداری فاز بتا شد. در حالی که داخلیترین ناحیه نزدیک به ماده اصلی عمدتاً به دلیل ترکیبی از موج شوک لیزری و افزایش دمای موضعی، به روشی مشابه با فرآیندهای تغییر شکل پلاستیک شدید در دمای بالا، تحت دوقلوی فشاری غیرمعمول قرار گرفت.

کلارد و همکاران [۲۰] تأثیر پارامترهای فرآیند شوکدهی لیزری را بر روی نمونه آلیاژهای هوانوردی تیتانیوم (Ti-17) بررسی کردند. یک طراحی آزمایش با چهار

عامل شاریدگی لیزر ^۲، عرض پالس، تعداد ضربات پالس لیزر و ضخامت نمونهها در دو سطح برای هر عامل طراحی شد. خروجیهای فرآیند از قبیل عمق ضربات، زبری سطح بهبود یافته، سختی ماده که خود با سختی و پهنای پراش اشعه X نشان داده می شود، تنشهای پسماند نمونه و مقدار انحنای نمونه در نظ گرفته شد. در این آزمایش مشخص شد که تمام پارامترها بر تنشهای پسماند تأثیر گذارند و شوکدهی هیچ تاثیری در زبری نداشته و تأثیر کمی برکارسختی دارد. البته در این آزمایش مشخص شد که در نمونههای نازک به دلیل خود تعادلی، تنشهای پسماند کششی در سطح ایجاد شده است.

فنگ ۳ و همکاران [۲۱] به توصيف مشخصات انتشار امواج تنش و تجزیه و تحلیل اثرات پارامترهای مختلف شوکدهی در میدانهای تنش پسماند در یک تیغه آلياژىTi-6Al-4V توسط فرآيند شوكدهي ليزرى پرداختند. آزمایشهای SLSP برای مقایسه با نتایج شبیه سازی شده توسط روش المان محدود به منظور اعتبار سنجی استراتژی مدلسازی و شبیه سازی در تیغه اجرا شد و روش اندازهگیری فشار اوج و همپوشانی نقطهای نيز مورد بحث قرار گرفت. علاوه بر اين تحليل المان محدود برای شبیه سازی انتشار امواج تنش و میدانهای تنش پسماند در تیغه TC4 توسط فرآیند SLSP یک طرفه از جمله اندازه لکههای مختلف لیزر و عرض پالس و SLSPدو طرفه و ویژگیهای انتشار امواج تنش و قوانین توزیع میدان تنش پسماند در تیغه شرح داده شد. نتایج نشان داد که استراتژی مدلسازی و شبیه سازی برای شبیه سازی عددی مناسب است. به عنوان نتیجه، تنشهای پسماند فشاری در امتداد جهت سطح تیغه با افزایش شعاع اندازه لکه و عرض پالس لیزر توسط SLSP یک طرفه بسیار افزایش یافت. بدیهی است که با توزیع موثر

² Laser fluence

³ Y.W. Fang

¹ C.Cellard

میدانهای تنش پسماند فشاری و حفرههای شوکدهی شده بیشتر توسط SLSP همزمان دو طرفه، بهبود خواص مکانیکی مربوطه از یک طرفه قابل توجهتر خواهد بود.

ليو 'و همكاران [۲۲] توزيع تنش پسماند آلياژTi-6Al-4V را تحت پارامترهای مختلف فرآیند SLSP بررسی کردند. یک مدل المان محدود براي شبيهسازي اثرات ميزان همپوشاني، قطر لکه لیزر و چگالی توان لیزر بر تنش پسماند آلیاژ-Ti 6Al-4V در سطح و در جهت عمق با استفاده از نرم افزار ABQUAS در نظر گرفته شد و میدان تنش پسماند شبیه سازی شده آنالیز گردید و با دادههای تجربی مقایسه شد. نتايج نشان داد كه نسبت نوسان تنش پسماند سطح با افزايش میزان همپوشانی به تدریج کاهش مییابد. افزایش چگالی توان ليزر مي تواند عمق متأثر از تنش پسماند را افزايش دهد و مقادیر بالاتر تنش پسماند سطح را می توان با افزایش قطر لکه لیزر در هنگام تغییر چگالی توان لیزر به دست آورد. مقالات بسیاری در زمینه شبیهسازی فرایند شوکدهی سطحی لیزری، به خصوص بر روی آلیاژTi-6Al-4V، به منظور بررسی توزیع تنش پسماند و میزان تغییر شکل سطح ماده صورت پذیرفته است ولی ارائه یک مدل کلی برای نشان دادن تاثیر پارامترهای فرایندی به صورت پارامتر ترکیبی، مشاهده نشده است.

در تحقیق حاضر پس از شبیه سازی فرایند با در نظر گرفتن اثر اندازه لکه لیزر، میزان همپوشانی لکه لیزر، چگالی توان لیزر، تعداد تکرار پاس و عرض زمانی پالس لیزر بر میزان حداکثر تنش پسماند و تغییر شکل سطح ماده، برای اولین بار با کمک رگرسیون خطی ^۲، رابطه خطی میان پارامترها و خروجیهای فرایند برقرار شده و دستیابی به مدل بهینه برای بدست آوردن پارامتر ترکیبی، متشکل از پنج متغیر طراحی، از طریق الگوریتم ژنتیک ^۳ امکان پذیر شده است.

شبيهسازى شوكدهي سطحي ليزرى

طراحی آزمایش

از آنجا که این تحقیق برای بررسی تأثیر ترکیب پارامترها بر نتیجه شوکدهی روی آلیاژ Ti-6AI-4V در نظر گرفته شده است، انتخاب مجموعه پارامترها با سطوح مختلف با استفاده از روش طراحی آزمایش Dod صورت می پذیرد. پارامترهای لیزر و سطوح در نظر گرفته شده برای این تحقیق در جلول ۱ آورده شده است. از آنجا که در مقالات به طور متوسط، درصد همپوشانی، قطر لکه لیزر و شدت توان لیزر به ترتیب ۵/۲۶ درصد، ۲ میلیمتر و GW/cm² ۶ در نظر گرفته شده است ااا-۸]، میزان همپوشانی ۶۰ درصد به همراه ۱۰ درصد بیشتر و ۱۰ درصد کمتر، قطر لکه ۱، ۲ و ۳ میلیمتر ، شدت نظر گرفته شد. آزمایشها براساس عوامل و سطوح با استفاده نظر گرفته شد. آزمایشها براساس عوامل و سطوح با استفاده است. از آنجا که آزمایشها با طراحی فاکتوریل کسری^۲

شده اند، تمام پارامترها برای هر مجموعه متفاوت خواهند بود. با مشاهده ۲۷ مجموعه پارامتر، بر اساس قطر لکه لیزر مجموعه به سه گروه ۱–۹، ۱۰–۱۸ و ۱۹–۲۷ با قطرهای ۱، ۲ و ۳ میلیمتر تقسیم شدند. نتایج به این ترتیب برای درک بهتر تأثیر هر پارامتر در این تحقیق مورد بحث قرار گرفت. برای گروه اول یعنی ۱–۹ مجموعه آزمایشها، قطر لکه لیزر ۱ میلیمتر و ثابت بود. با قطر لکه ثابت، میزان همپوشانی لکههای لیزر، چگالی توان لیزر و تعداد پاسها با هم ترکیب می شوند و در سه سطح پایین، متوسط بالا تنظیم شده و برای سه نمونهها به گونه ای کدگذاری شده اند که معرف پارامترهای آنها باشند. برای مثال، نمونه ۵۱ تام ۲۵ از چپ به راست بیانگر قطر پرتو ۱میلیمتر، همپوشانی ۵۰ درصد، شدت توان ۳ می باشد.

K.Y. Luo

² Linear regression

³Genetic algorithm

⁴ Fractional factorial design

پارامتر های فرایند	واحد	سطح ۱	سطح ۲	سطح ۳
قطرلكه ليزر	Mm	١	٢	٣
میزان همپوشانی پالس ها	%	۵۰	۶.	٧.
شدت توان لیزر	GW/cm ²	٣	۶	٩
تعداد تكرار پالس ها	-	١	٢	٣
زمان پالس لیزر	Ns	٨	14	۲.

جدول۱. پارامترهای شوکدهی سطحی لیزری به همراه سطوح

جدول۲. آزمایشها براساس ترکیب پارامترها و تعیین سطوح به روش تاگوچی تعداد تکرار n شدت توان ليزر**q** (GW/cm2) همپوشاني0 (٪) قطرلکه لیزر **d**(mm) زمان پالس t (ns) نمونه d1o50p3n1t8 ۱ ٣ ۵۰ ۱ d1o50p3n1t14 ٣ ۵۰ ۱ ۱

٨

۱۴

d1o50p3n1t20	١	۵۰	٣	١	۲.
d1o60p6n2t8	١	۶.	۶	٢	٨
d1o60p6n2t14	١	۶.	۶	٢	14
d1o60p6n2t20	١	۶.	۶	٢	۲.
d1o70p9n3t8	١	٧.	٩	٣	٨
d1o70p9n3t14	١	٧.	٩	٣	14
d1o70p9n3t20	١	٧.	٩	٣	۲.
d2o50p6n3t8	٢	۵۰	۶	٣	٨
d2o50p6n3t14	٢	۵۰	۶	٣	14
d2o50p6n3t20	۲	۵۰	۶	٣	۲.
d2o60p9n1t8	٢	۶.	٩	١	٨
d2o60p9n1t14	٢	۶.	٩	١	14
d2o60p9n1t20	٢	۶.	٩	١	۲.
d2o70p3n2t8	۲	٧.	٣	٢	٨
d2o70p3n2t14	٢	٧.	٣	٢	14
d2o70p3n2t20	٢	٧.	٣	٢	۲.
d3o50p9n2t8	٣	۵۰	٩	٢	٨
d3o50p9n2t14	٣	۵۰	٩	٢	١۴
d3o50p9n2t20	٣	۵۰	٩	٢	۲.
d3o60p3n3t8	٣	۶.	٣	٣	٨
d3o60p3n3t14	٣	۶.	٣	٣	14
d3o60p3n3t20	٣	۶.	٣	٣	۲.
d3o70p6n1t8	٣	٧.	۶	١	٨
d3o70p6n1t14	٣	٧.	۶	١	14
d3o70p6n1t20	٣	٧.	۶	١	۲.

مدل ماده و شرایط بارگذاری استفاده از یک مدل ماده برای پاسخگویی به نرخ کرنش بالا که در آن هم نرم شدن حرارتی و هم سخت شدن کرنشی ماده و پاسخ آنها به بارگذاریهای با نرخ کرنش بالا را در نظر گیرد، دارای اهمیت زیادی است. بسیاری از مدلهای ماده با نتایج عملکرد زمان واقعی ساخته و مورد بررسی قرار گرفتهاند که از جمله آنها میتوان به مدل جانسون کوک (JC) [۲۳]، کاوپر سیموندز ^۲ [۲۴]، مدل خان هوانگ لیانگ^۳ (LHK) [۲۵] و زریلی آرمسترانگ ^۲(ZA)[۲۶] اشاره کرد. در میان تمام مدلهای موجود مدل ماده جانسون کوک برای تغییر شکل پلاستیک بسیار مناسب است و در این تحقیق به کار گرفته شده-است. جریان تنش در مدل JC در رابطه (۱) آورده شده است [۲۳]:

 $\sigma = (A + B\varepsilon^{n}) \left[1 + C \ln\left(\frac{\varepsilon'_{a}}{\varepsilon'_{b}}\right) - 1\right] \left[\left(\frac{\gamma}{T_{m}-T_{0}}\right)\right] (1)$ (1) $\sum_{k \in C} (1), \sigma_{k} \sigma_{k}$

- 1 Johnson-Cook model
- 2 Cowpere Symonds
- 3 Khan Huang Liang
- 4 Zerilli Armstrong



شکل ۱. نمودار توزیع گاوسی فشار پلاسمای لیزر نسبت به زمان [۲۷] از آنجا که SLSP از لحاظ حرارتی فرایندی ایزوله در نظر گرفته می شود، ترمهای حرارتی در مدل مواد JC نادیده گرفته شد. با فرض چگالی توان یکنواخت Io در لایه جاذب و آب به عنوان محیط شفاف، حداکثر فشار P در رابطه (۲) و (۳) آمده است [۲۷]:

$P(GPa) = 0.01 \sqrt{\frac{\alpha}{2\alpha+3}} \sqrt{Z} \sqrt{I_0}$	(7)
$\frac{2}{Z} = \frac{1}{z_{water}} + \frac{1}{z_{material}}$	(٣)

که در آن α ، z_{water} ، z_{water} و I، به ترتیب کسر انرژی داخلی به انرژی گرمایی (برای طول موج ۱۰۶۴ nm تقریباً برابر ۲۵/۰ است)، امپدانس شوک محیط شفاف، امپدانس شوک ماده هدف ($^{1-2} \text{ sm}^2$)، چگالی توان لیزر($^{2-2} \text{ GWcm}$) میباشند. حداکثر فشار تولید شده با منبع لیزر باید۲ الی ۳ برابر بیشتر از حد الاستیک هو گونیوت (HEL) ماده مورد هدف باشد تا از تغییر شکل پلاستیک معکوس جلوگیری شود. رابطه (۴) حد الاستیک

 $HEL = \frac{1-\vartheta}{1-2\vartheta} \sigma_{dy}$ (*) HEL ماده را می توان با ضریب پواسون ۷ و استحکام تسلیم دینامیک σ_{dy} آن ماده محاسبه کرد. شناسایی توزیع فضایی فشار تولید شده توسط هر پالس در محدوده اعمال، با تابعی بر حسب متغیرهای مکانی X و Y و زمان t به صورت P=f(x,y,t) تعریف می شود. تابع توزیع فضایی فشار که در تعریف بخش نوع بارگذاری در شبیه سازی لحاظ شده، در رابطه (۵) آمده است [۷]:

 $P(x, y, t) = P_0(t) \sqrt{1 - \frac{1}{2} \left(\frac{x^2 + y^2}{r^2}\right)}$ (۵) ۵ مقطع توزیع فشار روی سطح ماده پس از اعمال رابطه در نرم افزار آباکوس' به صورت شکل ۲ بدست آمده است.

جدول۳. مشخصات الاستیک ماده [۲۷]

چگالی (g/cm ³)	ضريب پواسون	مدول یانگ (MPa)
۴/۵	• /٣۴٢	11

هشت گره سه بعدی با المان پیوسته جابجایی_تنش است. در مرزها به جز سطح، المان نامحدود CIN3D8 برای شرایط مرزی و جلوگیری از بازتاب موج شوک استفاده شدند [۷۷]. مشبندی مدل سه بعدی ۲۰۰ میکرومتر در ۲۰۰ میکرومتر در جهت X و Y و در جهت Z برای ایجاد تراکم زیاد المانها در سطح، از سطح پایین به بالا ابعاد المانها از ۴۰۰ میکرومتر تا ۴۰ میکرومتر در نزدیک سطح هدف انجام شد.

مدل مشبک از ۲۵۱۲۲۰ عنصر C3D8R با ۲۶۸۰۰۲ گره تشکیل شد. در مدل JC شرایط حرارتی نادیده گرفته می شود بنابراین بارگذاری نهایی از نظر فشار با استفاده از رابطه ۲ محاسبه شد. یک بارگذاری فشاری متقارن محوری سه بعدی با توزیع بار یکنواخت اعمال شد. برای بارگذاری (شکل ۱) از یک پالس فشاری با شکل گاوسی استفاده شد. در این نوع پالس فشاری، فشار برای چند نانوثانیه سریع افزایش می یابد و سپس به تدریج کاهش مییابد.

نتايج و بحث

صحتسنجي مدل

جدول۴. ویژگیهای پلاستیک ماده در مدل جانسون کوک[۲۷]

$\hat{\epsilon}_{o} \operatorname{Ref} [s^{-1}]$	С	T _m (K)	T ₀ (K)	М	N	B (MPa)	A (MPa)
١	•/•14	144.	۲۹۸	1/1	۰/٩	1.97	١٠٩٨



شکل۲. مقطع توزیع فشار روی سطح بدست آمده از رابطه ۵

هندسه مدل شوکدهی سطحی لیزری در این تحقیق شبیه سازی SLSP با استفاده از نرم افزار آنالیز المان محدود ABAQUS نسخه ۲۰۱۹ انجام شد. شکل ۲ مدل بکار گرفته شده با المانهای محدود ۲ CIN3D8 در مکعب مرکزی، به همراه المانهای نامحدود ۲ CIN3D8 در لبهها پس از اعمال شرایط در نرم افزار آباکوس را نشان میدهد. مدل سه بعدی با ابعاد ۲۰×۲۰×۵ میلی متر مربع ایجاد شده است. از المانهای یکپارچه سه بعدی مکعبی با ۸ گره، C3D8R، برای مشرزنی مدل استفاده شده است.

¹ Abaqus 2 Infinite element



شکل۳. مدل بکار گرفته شده با المانهای محدود C3D8R در مکعب مرکزی به همراه المانهای نامحدود CIN3D8 در لبهها، (الف) مدل بعد از اعمال مش (ب) مدل قبل از اعمال مش

اعمال مش (ب) مدل قبل از اعمال مش

تعداد تکرار و T عرض پالس لیزر در نظر گرفته شد. $\delta \cdot \gamma \cdot \delta = \theta$ به ترتیب توانهای پارامترها در نظر گرفته شد. خطی سازی فرایند با تخمین دقیق تر ضرایب $\theta = \delta \cdot \gamma \cdot \beta \cdot \alpha$ امکانپذیر است. از الگوریتم ژنتیک برای تخمین ضرایب (به جای سعی و خطا) و بهینهسازی رگرسیون خطی استفاده شده است.

در جدول ۵ نتایج شبیه سازی به منظور بدست آوردن تنش پسماند و میزان تغییر شکل سطح، آورده شده است. از نرم افزار متلب برای اعمال روش رگرسیون خطی به منظور پیشبینی پارامترهای خروجی شوکدهی سطحی لیزری استفاده شد. ⁶ ۵^۵ ۹۳^۸ مه عنوان متغیر ترکیبی در معادله خطی ۲ = aX شرکت میکند. که در آن *S* قطر لکه لیزر، 0 میزان همپوشانی، *P* چگالی توان، *N* لیزر





شکل۴. نتایج شبیه سازی برای میدان تنش و تغییر شکل بر اساس ترکیب d1050p3n1t8

		0:0	J.C	0)	~~~~~~~~~~~~~~~~~~~~~~~~~~~~~~~~~~~~~~	J		
حداكثر تنش	تغيير شكل	411	حداکثر تنش	تغيير شكل	411	حداكثر تنش	مه الاثنة	411
پسمان <i>د</i>	سطح	تموت	پسماند	سطح	تموته	پسماند	لغيير شكل شطح	تموت
-977	1. S. FY	d3o50p9n2t	-2377	N. 5 . NG	d2050n6n3t8	-40.	·	d1050p3p1t8
مگاپاسكال	۲۱ میکرون	8	مگاپاسکال	/ها میکرون	u2050p0115t8	مگاپاسکال	۲۰٬۷۸ میگرون	01050051110
-9.9		d3o50p9n2t	-V9·	· < ^4	$d_{20}50n_{6n}2t_{14}$	-471	: E 1/1	$d_{1050n}^{2n} + 14$
مگاپاسكال	۱۵ میکرون	14	مگاپاسکال	۵۹ میکرون	d2030p6li3t14	مگاپاسکال	۱/۱ میکرون	d1050p511114
- ٩٨۴		d3o50p9n2t	-1•77	· < 108	d2a50m6n2t20	-091	·.	d1o50n2n1t20
مگاپاسکال	۵۱۱ میکرون	20	مگاپاسکال	۱۵۱ میکرون	d2030p6li3t20	مگاپاسکال	۱/۱ میکرون	01050p511120
-/44	· < ¥A	d3o60p3n3t	-9.7		d2a60m0m1t9	-947	· < ¥A	d1.c60m6m2t9
مگاپاسکال	۱۸ میکروں	8	مگاپاسكال	۵۱میکرون	d2000p91118	مگاپاسکال	۵۵ میکرون	01000p0ii2t8
-901	·. < **c	d3o60p3n3t	-978	: < 18	d2a60m0m1t14	-18	· · · · · · · · ·	d1.c60m6m2t14
مگاپاسکال	۱۶ میکرون	14	مگاپاسکال	١١ميكرون	d2000p911114	مگاپاسکال	۱۸ میکرون	d1000p0ll2t14
- 961	:	d3o60p3n3t	-11	· < **	d2a60m0m1t20	-1•49	:	d1.c60m6m2t20
مگاپاسکال	۸۱ میکرون	20	مگاپاسکال	۲ امیکروں	d2000p9i1120	مگاپاسكال	۵۵ میکرون	01000p0ll2t20
-829		d3o70p6n1t	۳۲۴_		12-70-2-248	-940		41 - 70 - 0 - 249
مگاپاسکال	۱۶ میکروں	8	مگاپاسکال	۵۵ میکرون	d2070p3n2t8	مگاپاسكال	۲۹ میکرون	d1070p9n5t8
-819	: E 14	d3o70p6n1t	-97.	. 6 16	12-70-2-2414	-960	:. C 9 A	d1 - 70 - 0 - 2+14
مگاپاسکال	۱۸ میکرون	14	مگاپاسکال	۱۶ میکرون	a2070p3n2t14	مگاپاسکال	٦٨ ميخرون	a1070p9n3t14
۵ • ۹ –	· < ¥1	d3o70p6n1t	-1.19	·. < **c	d2o70n2n2t20	-1.11	· < Y1 A	d1o70p0p3+20
مگاپاسکال	۱۱ میکرون	20	مگاپاسکال	۱۶ میخرون	u2070p3ii2t20	مگاپاسکال	۱۱۸ میکرون	u1070p9li5t20
		-			•			

جدول۵. میزان تنش پسماند فشاری و تغییر شکل سطح برای ۲۷ نمونه آزمایش

R² محاسبه شده به عنوان تابع هدف بهینهسازی در نظر گرفته محاسبه شده به عنوان تابع هدف بهینهسازی در نظر گرفته شد. با تکرار الگوریتم و اعمال عملگرهای الگوریتم ژنتیک، بهینه سازی تا بدست آوردن بهترین تخمین از

در الگوریتم، ابتدا مقادیری به صورت تصادفی برای ضرایب در نظر گرفته شد. سپس با تشکیل مجموعه جوابهای متغیر ترکیبی به همراه خروجی مورد نظر، در پالس با شدت توان لیزر ثابت، میزان تغییر شکل سطح به صورت قابل توجهی افزایش یافته است. شکل ۶ حداکثر تغییر شکل سطح ماده را بر حسب میزان همپوشانی برای سه قطر لکه لیزر نشان میدهد. از نمودار شکل ۶ میتوان دریافت که افزایش میزان همپوشانی به میزان قابل توجهی موجب افزایش تغییر شکل سطح میشود. بر عکس موارد فوق، افزایش قطر لکه موجب کاهش میزان تغییر شکل سطح میشود. ضرایب و کمینهسازی R² به عنوان تابع هدف، ادامه پیدا کرد.

تغيير شكل سطح

شکل ۵ حداکثر تغییر شکل سطح ماده را بر حسب شدت توان لیزر برای سه عرض پالس ۸، ۱۴ و ۲۰ نانوثانیه نشان میدهد. بررسی شکل نشان میدهد که در نتیجه افزایش شدت توان لیزر با عرض پالس ثابت، میزان تغییر شکل سطح افزایش مییابد. همچنین در نتیجه افزایش عرض



شکل۵. نمودار نشان دهنده میزان تغییر شکل سطح بر حسب دو پارامتر کلیدی شدت توان لیزر و عرض پالس لیزر.



شکل۶. نمودار نشان دهنده میزان تغییر شکل سطح بر حسب دو پارامتر کلیدی درصد همپوشانی و قطر لکه لیزر

پارامتر ترکیبی بدست آمده برای میزان تغییر شکل سطح برابر S^{1.9639}O^{2.2858}P^{1.3353}N^{-0.0452}T^{0.0981} است. شکل ۷ وابستگی آماری تغییر شکل سطح به پارامتر ترکیبی حاصل از قطر لکه لیزر، میزان همپوشانی، چگالی توان لیزر تعداد تکرار و عرض پالس لیزر را نشان می دهد. مطابق این شکل، تغییر شکل سطح دارای رابطه خطی با ضریب

رگرسیون خطی R²= 0.93 با پارامتر ترکیبی S^{1.9639}O^{2.2858}P^{1.3353}N^{-0.0452}T^{0.0981} است. معادله خطی Y=Ax+B با بدست آوردن ضرایب به صورت زیر بدست میآید: Y=0.003(S^{1.9639}O^{2.2858}P^{1.3353}N^{-0.0452}T^{0.0981})+13.611



شکل۷. (الف) وابستگی میزان تغییر شکل سطح به پارامتر ترکیبی S^{1.9639}O^{2.2858}P^{1.3353}N^{-0.0452}T^{0.0981} (ب) مقادیر باقیمانده.

تنش پسماند

شکل ۸ حداکثر تنش پسماند فشاری در ماده را بر حسب شدت توان لیزر برای سه عرض پالس ۸،۱۴ و ۲۰ نانوثانیه نشان میدهد. بررسی شکل ۸ نشان میدهد که در نتیجه افزایش شدت توان لیزر با عرض پالس ثابت، میزان تنش پسماند فشاری افزایش مییابد. همچنین در نتیجه افزایش عرض پالس با شدت توان لیزر ثابت، میزان تنش پسماند فشاری به صورت قابل توجهی افزایش یافته است. شکل ۹ مداکثر تنش پسماند فشاری در ماده را بر حسب میزان شکل ۹ می توان دریافت که افزایش میزان همپوشانی به میزان قابل توجهی موجب افزایش تنش پسماند فشاری میشود. بر عکس موارد فوق افزایش قطر لکه موجب کاهش تنش پسماند فشاری می شود.

پارامتر ترکیبی بدست آمده برای میزان حداکثر تنش پسماند فشاری برابر S^{2.0987}O^{3.3483}P^{1.8138}N^{1.0163}T^{0.8931} است. شکل ۱۰ وابستگی آماری حداکثر تنش پسماند فشاری به پارامتر ترکیبی حاصل از قطر لکه لیزر، میزان همپوشانی، چگالی توان لیزر تعداد تکرار و عرض پالس لیزر را نشان می دهد. مطابق این شکل، حداکثر تنش پسماند فشاری دارای رابطه خطی با ضریب رگرسیون خطی S^{2.0987}O^{3.3483}P^{1.8138}N^{1.0163}T^{0.89319} است. با پارامتر ترکیبی S^{2.0987}O^{3.3483}P^{1.8138}N^{1.0163}T^{0.89319} است. معادله خطی B

 $Y = 4.428e-04 \ (S^{2.0987}O^{3.3483}P^{1.8138}N^{1.013}T^{0.8939}) + 799.561$



شکل۸. نمودار نشان دهنده میزان حداکثر تنش پسماند فشاری بر حسب دو پارامتر کلیدی شدت توان لیزرو عرض پالس لیزر.



شکل۹. نمودار نشان دهنده میزان حداکثر تنش پسماند فشاری بر حسب دو پارامتر کلیدی درصد همپوشانی و قطر لکه لیزر.



شکل ۱۰. (الف) وابستگی حداکثر تنش پسماند فشاری به پارامتر ترکیبی

نتيجه گيري

این مقاله تاثیر پارامترهای SLSP در سطوح متفاوت بر ميزان تنش پسماند ايجاد شده و تغيير شكل سطح در نمونه را به كمك تجزيه و تحليل المان محدود بررسي ميكند. همچنین یک مدل بهینه خطی برای پیش بینی خروجیهای فرايند ارائه مي دهد.

- با افزایش شدت توان لیزر با عرض یالس ثابت، میزان تنش یسماند فشاری افزایش می یابد. همچنین در نتيجه افزايش عرض پالس با شدت توان ليزر ثابت، میزان تنش پسماند فشاری به صورت قابل توجهي افزايش يافته است. افزايش ميزان هميوشاني به میزان قابل توجهی موجب افزایش تنش پسماند فشارى مى شود. عكس موارد فوق افزايش قطر لكه موجب كاهش تنش يسماند فشاري مي شود.
- بررسی ها نشان داد که در نتیجه افزایش شدت توان ليزر با عرض پالس ثابت، ميزان تغيير شكل سطح افزایش مییابد. همچنین در نتیجه افزایش عرض پالس با شدت توان ليزر ثابت، ميزان تغيير شكل سطح به صورت قابل توجهی افزایش یافته است. افزایش میزان همپوشانی به میزان قابل توجهی

موجب افزایش تغییر شکل سطح شده است. عکس موارد فوق افزایش قطر لکه موجب کاهش میزان تغيير شكل سطح شده است.

- با تعریف متغیر ترکیبی برای پارامترهای مؤثر لیزر و اعمال الگوريتم ژنتيک، خطي سازي با دقت بالا ٩٣ درصد برای پیش بینی تغییر شکل سطح و دقت بالای ۹۴ درصد برای پیش بینی میزان تنش پسماند حاصل شد. معادله خطی Y=Ax+B بدست آمده برای محاسبه تغییر شکل سطح بر حسب پارامترهای لیزربه صورت
- $Y=0.003(S^{1.9639}O^{2.2858}P^{1.3353}N^{-0.0452}T^{0.0981})+13.611$ و برای محاسبه تنش پسماند بر حسب پارامترهای ليزربه صورت $Y = 4.43e-04 (S^{2.099}O^{3.3483} P^{1.813} N^{1.013} T^{0.894}) + 799.561$ حاصل شد.

منابع

1. Y. Hao, Z. Jibin, and W. Tianran, Research on a different method to reach the saturate limit of titanium aluminide alloy surface mechanical and fatigue properties by laser shock process, Optik (Stuttg)., 193(2019).

2. G. Lohmann, K. Erfurth, R. Turner, Analysis of Microstructural Evolution Properties Based ایلانلو و همکاران، بهینهسازی توزیع تنش و تغییر شکل سطح اَلیاژ Ti –۶A –۴۷ در فرایند، علوم و مهندسی سطح ۵۰(۱۴۰۰)۱۵

14. Y. Hu, R. Yang, D. Wang, and Z. Yao, Geometry distortion and residual stress of alternate double-sided laser peening of thin section component, J. Mater. Process. Technol., 251(2018) 197-204.

15. A. W. Warren, Y. B. Guo, and S. C. Chen, *Massive parallel laser shock peening: Simulation, analysis, and validation*, Int. J. Fatigue, 30(2008) 188-197.

16. K. K. Liu and M. R. Hill, *The effects of laser peening and shot peening on fretting fatigue in Ti-6Al-4V coupons*, Tribol. Int., vol. 42(2009) 1250-1262.

17. S. Zabeen, M. Preuss, and P. J. Withers, Evolution of a laser shock peened residual stress field locally with foreign object damage and subsequent fatigue crack growth, Acta Mater., 83(2015) 216-226.

18. A. Salimianrizi, E. Foroozmehr, M. Badrossamay, and H. Farrokhpour, *Effect of laser shock peening on surface properties and residual stress of Al6061-T6*, Opt. Lasers Eng., 77(2016) 112-117.

19. D. Framil Carpeño, T. Ohmura, L. Zhang, M. Dickinson, C. Seal, and M. Hyland, *Softening and compressive twinning in nanosecond ultraviolet pulsed laser-treated Ti-6Al-4V*, Scr. Mater., 113(2016) 139-144.

20. C. Cellard, D. Retraint, M. François, E. Rouhaud, and D. Le Saunier, *Laser shock peening of Ti-17 titanium alloy: Influence of process parameters*, Mater. Sci. Eng. A, 532(2012).

21. Y. W. Fang, Y. H. Li, W. F. He, and P. Y. Li, *Effects of laser shock processing with different parameters and ways on residual stresses fields of a TC4 alloy blade* Mater. Sci. Eng. A, 559(2013).

22. K. Y. Luo, J. Z. Lu, Q. W. Wang, M. Luo, H. Qi, and J. Z. Zhou, *Residual stress distribution of Ti-6Al-4V alloy under different ns-LSP processing parameters*, Appl. Surf. Sci., 285(2013).

23. G. R. Johnson and W. H. Cook, *A* constitutive model and data for metals subjected to large strains, high strain rates and high temperatures. The 7th International Symposium on Ballistics, Proceedings of the 7th International Symposium on Ballistics, vol. 547(1983)541-547.

24. M. Di Sciuva, C. Frola, and S. Salvano, Low and high velocity impact on Inconel 718 casting plates: Ballistic limit and numerical on Laser Shock Peening, Optik (Stuttg)., 179, (2018) 361-366.

3. S. Amini, M. Dadkhah, R. Teimouri, *Study* on laser shock penning of Incoloy 800 super alloy, Optik (Stuttg)., 140(2017) 308-316, 2017.

4. H Qiao, B Sun, J Zhao, Y Lu, Z Cao, *Numerical modeling of residual stress field for linear polarized laser oblique shock peening*, Optik (Stuttg)., 186(2019) 52-62.

5. Y. X. Hu and Z. Q. Yao, *Fem simulation of residual stresses induced by laser shock with overlapping laser spots*, Acta Metall. Sin. (English Lett), 21(2008) 125-132, 2008.

6. H. R. Karbalaian, A. Yousefi-Koma, M. Karimpour, and S. S. Mohtasebi, *Investigation* on the Effect of Overlapping Laser Pulses in Laser Shock Peening with Finite Element Method, Procedia Mater. Sci., 11(2015) 454-458.

7. N. Hfaiedh, P. Peyre, H. Song, I. Popa, V. Ji, and V. Vignal, *Finite element analysis of laser shock peening of 2050-T8 aluminum alloy*, Int. J. Fatigue, 70(2015) 480-489.

8. W. Zhou, X. Ren, Y. Yang, Z. Tong, and E. Asuako Larson, *Finite element analysis of laser shock peening induced near-surface deformation in engineering metals*, Opt. Laser Technol., 119(2019).

9. K. Ding and L. Ye, *Simulation of multiple laser shock peening of a 35CD4 steel alloy*, J. Mater. Process. Technol., 178(2006) 162-169.

10. F. Dai, J. Zhou, J. Lu, and X. Luo, *A* technique to decrease surface roughness in overlapping laser shock peening, Appl. Surf. Sci., 370(2016)501-507.

11. J. Wu, J. Zhao, H. Qiao, Y. Zhang, X. Hu, and Y. Yu, *Evaluating methods for quality of laser shock processing*, Optik (Stuttg)., 200, (2020).

12. J. Wu, X. Liu, J. Zhao, H. Qiao, Y. Zhang, and H. Zhang, *The online monitoring method research of laser shock processing based on plasma acoustic wave signal energy*, Optik (Stuttg)., 183(2019) 1151-1159.

13. G. Ranjith Kumar, G. Rajyalakshmi, and S. Swaroop, *A critical appraisal of laser peening and its impact on hydrogen embrittlement of titanium alloys*, Proceedings of the Institution of Mechanical Engineers, Part B: Journal of Engineering Manufacture, 233, (2019) 2371-2398.

correlation, Int. J. Impact Eng., 28(2003) 849-876.

25. A. S. Khan, Y. S. Suh, and R. Kazmi, *Quasi-static and dynamic loading responses and constitutive modeling of titanium alloys*, Int. J. Plast., 20(2004) 2233-2248.

26. F. J. Zerilli and R. W. Armstrong, *Dislocation mechanics based constitutive equation incorporating dynamic recovery and applied to thermomechanical shear instability*, (2008)215–218.

27. R. K. G and R. G, *FE simulation for stress distribution and surface deformation in Ti-6Al-*4V induced by interaction of multi scale laser shock peening parameters, Optik (Stuttg)., 206 (2020).