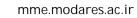


ماهنامه علمى پژوهشى

مهندسی مکانیک مدرس



تحليل رفتار تير الاستوپلاستيك تحت بار ديناميكي محوري با استفاده از معادلات انتقال

حبيب رمضان نژاد آزاربنی¹، منصور درويزه^{2*}، ابوالفضل درويزه³، رضا انصاری⁴

1- دانشجوی دکترا، مهندسی مکانیک، دانشگاه گیلان، رشت

2- استاد، مهندسی مکانیک، دانشگاه گیلان، رشت

3- استاد، مهندسی مکانیک، دانشگاه آزاد اسلامی واحد بندرانزلی، ایران

4- دانشیار، مهندسی مکانیک، دانشگاه گیلان، رشت

*رشت، صندوق پستى darvizeh@guilan.ac.ir ،**41635-3756**

چکیدہ	اطلاعات مقاله
هرگاه بار دینامیکی بهصورت موج ضربهای به یک حجم کنترلی از ماده برخورد کند، گذر این موج از حجم کنترلی میتواند باعث ایجاد فازهای	مقاله پژوهشی کامل
مختلفی مانند فاز الاستیک، پلاستیک شود. از دیدگاه میکروسکوپی هنگام تغییر فاز، جریان مادی در حجمهای کنترلی صورت گرفته و این	دریافت: 09 مرداد 1394
میان بالانتقال محمد جایت از ثمی میمینتده میاه میاهد بید تنب فاز در ماده باعث تیار زارید تگی مادی در حجم کنترلی	پذیرش: 25 شهریور 1394
جریان با انتقال جرم، حرارت، انرژی و مومنتوم همراه خواهد بود. تغییر فاز در ماده باعث تولید ناپیوستگی مادی در حجم کنترلی میشود. حین	ارائه در سایت: 14 مهر 1394
— فرآیند تغییر فاز انتقال جرم، انتقال حرارت، انتقال انرژی، انتقال مومنتوم و … صورت گرفته و معادلات حاکم بر این دسته از پدیدهها را معادلات	<i>کلید واژگان:</i>
انتقال مینامند. در این مقاله برای نخستین بار با بهکارگیری معادلات انتقال شامل معادلات انتقال جرم، انرژی و مومنتوم، معادلات انتقال حاکم	معادلات انتقال
بر رفتار الاستو پلاستیک تیر تحت بار دینامیکی استخراجشده است. به کارگیری معادلات انتقال به همراه متغیرهای غیرفیزیکی در فرم انتگرالی	موج ضربہای
باعث اعمال شرایط ناپیوستگی در معادلات حاکم به فرم منبع انرژی داخلی شده و باعث حذف شرایط ناپیوستگی میشود. این معادلات در مدل	حجم کنترلی
کردن پیوسته رفتار الاستوپلاستیک تیر تحت بار دینامیکی بکار گرفتهشده و مدل پیوستهای از رفتار الاستوپلاستیک تیر تحت بار دینامیکی	تغییر فاز
ترده پیوسه رغار ۲۰ سوپارسیک نیز ناخت بار دینامیایی بادر ترمندست و سال پیوسهای از رغار ۲۰ سوپارسیک نیز ناخت بار دینامیای لحظهای ارائهشده است. برای حل این معادلات با پارامترهای غیرفیزیکی از روش المان محدود استفاده شده است. تاریخچه زمانی انتشار موج تنش،کرنش و سرعت در امتداد تیر در دو حالت الاستیک و الاستوپلاستیک ارائه شده است.	تعییر فار الاستیک - پلاستیک

Analysis of elastoplastic behavior of beam subjected to axial dynamic loading using transport equations

Habib Ramezannezhad Azarboni¹, Mansoor Darvizeh^{1*}, Aboolfazl Darvizeh², Reza Ansari³

1- Department of Mechanical Engineering, Guilan University, Rasht, Iran.

2- Department of Mechanical Engineering, Bandar Anzali Branch, Islamic Azad University, Bandar Anzali, Iran.

3- Department of Mechanical Engineering, Guilan University, Rasht, Iran.

*P.O.B.41635-3756 Rasht, Iran, darvizeh@guilan.ac.ir

ARTICLE INFORMATION

Original Research Paper Received 31 July 2015 Accepted 16 September 2015 Available Online 06 October 2015

Keywords: Transport Equation Shock Wave Control Volume Phase Change Elastoplastic

ABSTRACT

When a dynamic load passes a control volume of material as a shock wave, passing this wave through the control volume could cause different phases such as elastic and plastic. From the microscopic view, during phase change material flow would be taken in control volume which includes mass, heat, energy, and momentum transport. Phase change in material causes a material discontinuity in the control volume. During the phase change process, mass, heat, energy, momentum transport, etc will occur and the equations governing these phenomena are called transport equations. In this article, for the first time, the governing equations of elastoplastic behavior of beam under dynamic load are extracted using mass, energy and momentum transport equations. Using transport equations with non-physical variables in integral form will cause employing discontinuity conditions in governing equations and eliminate the discontinuity condition. These equations are also used in continuous modeling of beam elastoplastic behavior under dynamic loading and a continuous model is presented. Finite element method is used to solve the transport equation with non-physical variable. Finally, the time history of stress, strain and velocity wave propagation along beam are presented in elastic and elastoplastic phases.

Please cite this article using:

برای ارجاع به این مقاله از عبارت ذیل استفاده نمایید:

H. Ramezannezhad Azarboni, M. Darvizeh, A. Darvizeh, R. Ansari, Analysis of elastoplastic behavior of beam subjected to axial dynamic loading using transport equations, Modares Mechanical Engineering, Vol. 15, No. 11, pp. 97-104, 2015 (In Persian)

مسائل انجماد با استفاده از روش المان محدود استفاده كردند [1]. عملكرد روش ظرفیت کنترلی بر مسائل همرفت-انجماد توسط دیوی و رودریگرز در سال2002 مورد بررسی قرار گرفت. اعمال میدان گرمایی روی یک المان سهبعدی در فرآیند انجماد همدما بدون همرفت، انتقال حرارت همرفت روی یک جسم نیمه بینهایت بدون انجماد، انجماد همدما روی یک جسم نیمه بینهایت با و بدون همرفت، انجماد همدما روی یک جسم نیمه بینهایت در محدودهی خمیری شکل مطالعات صورت گرفته در این مقاله بوده است [2]. در سال 2002 دیوی و رودریگرز با استفاده از روش ظرفیت حجم کنترلی و به کار گیری معادلات انتقال جرم فرایند انجماد را مدل نمودند [3].

رودریگرز و همکاران در سال 2007 برای حل معادلات انتقال حاکم بر معادلات نفوذ- همرفت از روش تفاضل محدود استفاده كردند و اصلاحاتي روی روش ظرفیت حجم کنترلی استاندارد انجام دادند [4]. حل عددی بر روى مسائل همرفت – نفوذ ناپايدار انتقال حرارت با استفاده از معادلات انتقال به روش حجم کنترلی هیبریدی توسط رودریگرز و همکاران در سال 2009 انجام شد [5]. در مقالهی ارائه شده در سال 2010 توسط دیوی و موندارگون، تمرکز اصلی روی مسائل انجماد همدمایی است که در آنها ترم منبع به گونهای انتخاب می شود که با به کار گیری آن ناپیوستگی در معادلات انتقال حذف میشود [6]. برای این منظور از توابع شکل پیوسته در سرتاسر المان بهره گیری شده است.

نگرش جدید ارائه شده توسط دیوی امکان همزمان را برای ظرفیت و منبع فراهم می کند که کلیهی ناپیوستگیها را حذف کند و این عملیات همزمانی در روشهای دیگر وجود ندارد. به کارگیری متغیرهای غیرفیزیکی در پديده انجماد با بيش از يک ناپيوستگي در حجم کنترلي توسط موندراگون و دیوی در سال 2011 مورد تحقیق قرار گرفت [7]. استفاده از متغیرهای غیرفیزیکی باعث حذف ناپیوستگی موجود در حجم کنترلی شده و مدلی پیوسته از آن ارائه میدهد. همان طور که بیان شد مطالعات دیوی در به كار گيرى معادلات انتقال بيشتر مربوط به مدل كردن مسائل انتقال حرارتي است. به کار گیری معادلات انتقال در زمینهی مدل کردن رفتار الاستیک-پلاستیک موضوعی است که کمتر به آن پرداخته شده است.

بررسی رفتار الاستیک-پلاستیک با در نظر گرفتن انتشار موج تنش الاستیک و پلاستیک سازههای مختلف با ویژگیهای مکانیکی متفاوت مورد تحقیق دانشمندان بوده است. تحلیل دینامیکی الاستوپلاستیک تیر در شرایط مرزی مختلف توسط لپیک صورت گرفته است [8-12]. به کارگیری روش گالرکین به منظور تحلیل رفتار دینامیکی یک تیر گیردار تحت بار ایمپالس توسط لپیک در سال 1994 صورت گرفت [8]. لپیک در سال 1995با به کارگیری پارامترهای بیبعد و استفاده از روش هامیلتون معادلات الاستويلاستيك تير را استخراج كرده و به تحليل ارتعاشات غيرخطي يك تير الاستوپلاستیک تحت بار دینامیکی محوری پرداخت [9].

بار محوری پرداخت [12] که توسعه تحقیق صورت گرفته در مرجع [11] بوده است.

انتشار موج الاستیک در تیرهای مارپیچ به منظور تحلیل رفتار تیر با پارامترهای هندسی و مکانیکی تیر توسط فریخا و همکاران انجام شده است [13]. در این تحقیق اثر بار دینامیکی با فرکانس پایین، متوسط و بالا مورد تحلیل قرار گرفته است.

در این مقاله برای نخستین بار رفتار الاستیک - پلاستیک حجم کنترلی مشخص تحت بار دینامیکی لحظهای که باعث ایجاد موج ضربهای در آن می-شود با رویکرد به کار گیری معادلات انتقال مدل شده است. در هنگام گذر موج ضربهای از این حجم کنترلی فرض شده است که دو فاز الاستیک و پلاستیک با یک مرز ناپیوستگی تشکیل شود. با به کارگیری معادلات انتقال انرژی،جرم و مومنتوم بهطور همزمان رفتار الاستيك-پلاستيك حجم كنترلي تعريفشده با حضور و عدم حضور شرایط ناپیوستگی مدل شده است.

نوآوری انجام شده در این مقاله در به کارگیری معادلات انتقال برای تیر اویلر برنولی با تکیهگاه آزاد در محل اعمال بارگذاری ضربه و تکیهگاه گیردار در انتهای دیگر و استفاده از متغیرهای غیرفیزیکی برای حذف غیرییوستگی مادی موجود میباشد. با استفاده از متغیرهای غیرفیزیکی ناپیوستگی مادی موجود به خاطر تغییر رفتار ماده از الاستیک به پلاستیک، به صورت منبع انرژی داخلی مدل شده و باعث حذف آن در حجم کنترلی مورد مطالعه می-شود. با به کارگیری این روش پاسخ دینامیکی تیر به صورت تاریخچه تنش، کرنش و سرعت محوری ذرات تیر در مدتزمان بارگذاری در دو رژیم الاستیک و الاستوپلاستیک مورد تحلیل قرار گرفته است. به منظور راستی آزمایی و اعتبارسنجی روش به کار گرفته شده در این مقاله ابتدا نتایج مرجع [12] استخراج و در ادامه نتایج جدید ارائه شده است.

2- به کار گیری معادلات انتقال در رفتار الاستوپلاستیک تیر با در نظر گرفتن انتشار موج

میلهای مطابق شکل 1 را در نظر بگیرید که روی تکیه گاه ساده قرار داشته و بار دینامیکی P در یک انتها به آن وارد میشود.

رفتار الاستوپلاستیک تیر به صورت الاستیک با سخت شوندگی خطی فرض می شود. بار دینامیکی در مدتزمان مشخص به آن وارد می شود. با اعمال این بار دینامیکی انتشار موج تنش الاستیک و پلاستیک در آن صورت می گیرد. انعکاس موج تنش از انتهای تیر به شرایط مرزی آن بستگی دارد. برای انتهای گیردار با توجه به این که تغییر مکان صفر است هنگامی که موج به انتهای گیردار می سد تنش دوبرابر شده و جابجایی صفر است. بهعبارتدیگر موج تنش کششی پس از رسیدن به انتهای گیردار بهصورت کششی و موج تنش فشاری نیز بهصورت فشاری انعکاس مییابد [15,14].

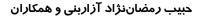
همچنین برای انتهای ساده نیز موج تنش کششی اعمال شده برای

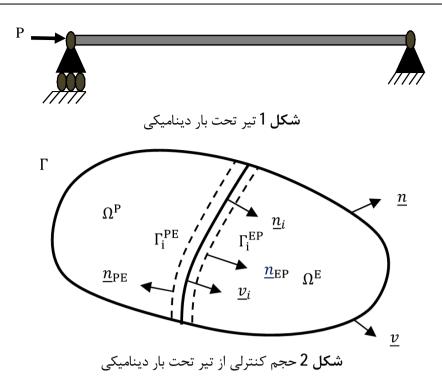
برآورده شدن شرط مرزی میبایست بهصورت موج تنش فشاری و موج تنش	لپیک در سال 1998 چ گونگی انتشار امواج الاستیکوپلاستیک و تأثیرآن
فشاری میبایست بهصورت موج تنش کششی پس از رسیدن به انتهای ساده	بر رفتار ارتعاشی و انتشار موج تنش محوری و سرعت بهصورت تحلیلی به
منعکس شود. همچنین در موجهای تنش فشاری صرفنظر از ضریب پواسون	منظور ایجاد دوشاخهای شدن در رفتار الاستوپلاستیک تیر مورد مطالعه
جهت حرکت ذرات و جهت حرکت موج تنش در یک راستا بوده ولی در موج-	قرارداد [9]. در ادامه در سال 2000 لپیک کمانش دینامیکی تیر
های کششی این دو در خلاف جهت هم خواهند بود. باید توجه داشت که	الاستوپلاستیک را مورد تحلیل قرار داد. برای این منظور و استخراج مقادیر
سرعت ذرات جسم و سرعت انتشار موج تنش در جسم با یکدیگر متفاوت	سرعت در دو حوزهی الاستیکوپلاستیک از معادلات مشخصهی سرعت در هر
خواهند بود. سرعت موج تنش الاستیک به مدول الاستیسیته و چگالی جنس	حوزه و حل گامبهگام و استفاده از نتایج هر حوزه به عنوان شرایط اولیه برای
ماده و سرعت موج تنش پلاستیک به مدول پلاستیسیته و چگالی جنس ماده	حوزه بعدی استفاده شده است. در سال 2002 لپیک با در نظر گرفتن اثر
بستگی دارد و بهصورت رابطهی (1) به دست میآیند [15,14].	انتشار موج تنش محورى به بررسى رفتار ديناميكي تير الاستوپلاستيك تحت

مهندسی مکانیک مدرس، بهمن 1394، دوره 15، شماره 11

98

www.SID.ir





$$C_E = \sqrt{\frac{E}{\rho}}, C_P = \sqrt{\frac{E_t}{\rho}}$$
(1)

در رابطهی (1)، E مدول الاستیسیته و E_t مدول مماسی میباشد. با توجه به روابط بالا میتوان فهمید که با توجه به این که $E \gg E_t$ است همواره سرعت موج الاستیک از سرعت موج پلاستیک بیشتر است. تولید و انتشار موج الاستیک و پلاستیک به مقدار بارگذاری بستگی دارد. هرگاه در بارگذاری مقدار کرنش ایجاد شده از نصف کرنش تسلیم کمتر باشد، با اعمال بارگذاری در این محدوده از کرنش در تیر موج تنش تولید شده در تیر الاستیک میباشد با پیشروی و انتشار موج انتشار موج انتشار موج از بارگذاری مقدار کرنش ایجاد شده از نصف کرنش تسلیم کمتر باشد، با اعمال بارگذاری در این محدوده از موج الاستیک به مقدار بارگذاری بستگی دارد. هرگاه در بارگذاری در این محدوده از تشده از نصف کرنش تسلیم کمتر باشد، با اعمال بارگذاری در این محدوده از موج الاستیک موج الاستیک تولیدی و انتشار موج برگشتی دارای ای موج الاستیک تولیدی و موج برگشتی دارای ایمود از نصف کرنش تسلیم کرنش برگشتی از حد الاستیک تجاوز نکرده و موج برگشتی به صورت موج الاستیک انعکاس پیدا میکند [15,14].

در حالتی که کرنش اولیه ایجاد شده بیشتر از نصف کرنش تسلیم و کمتر از کرنش تسلیم باشد، $\varepsilon_y > |\varepsilon_0| > \varepsilon_y$ ، با اعمال بارگذاری در این محدوده از کرنش ابتدا موج الاستیک در تیر ایجاد شده و تغییر شکل الاستیک در تیر تولید میشود اما هنگامی که موج الاستیک اولیه به انتهای عیردار تیر میرسد با دو برابر شده مقدار تنش و کرنش، موج تنش الاستیک اولیه به صورت دو موج تنش الاستیک و موج تنش پلاستیک منعکس میشود. و در حالتی که مقدار کرنش اولیه از کرنش تسلیم بیشتر باشد، $\varepsilon_y > |\varepsilon_0|$ ، با اعمال بارگذاری در این محدوده از کرنش در ابتدا دو موج تنش الاستیک و پلاستیک همزمان با سرعتهای C_P , C_E تولید میشوند [12].

با توجه به مقدار بار وارد شده حالتهای مختلفی ممکن است رخ دهد. در حالت کلاسیک برای استخراج تنش، کرنش و سرعت تیر در هر یک از حالتهای بالا معادلات الاستیک و پلاستیک تیر در هر محدوده بهطور مجزا در نظر گرفته می شود. در شکل 2 فضای $\mathbf{\Omega}$ به دو زیر فضای $\Omega^{\rm P}, \Omega^{\rm E}$ تقسیم

توسط معادلات (1) و (2) ارتباط پيدا مي كند.

$$\frac{D}{Dt} = \frac{\partial}{\partial t}\Big|_{x} + \underline{v} \cdot \nabla$$

$$\frac{D^{*}}{D^{*}t} = \frac{\partial}{\partial t}\Big|_{x} + \underline{v}^{*} \cdot \nabla$$
(2)
(3)

که $\frac{Dx}{Dt} = \underline{y}$ و $\frac{D^*x}{D^*t} = \frac{y}{D^*t}$. در روش کلاسیک با حل هر یک از حوزهها به طور مجزا و اعمال شرایط گذار از حالت الاستیک به حالت پلاستیک پارامترهای مطلوب استخراج می شود. با استفاده از معادلات انتقال این مشکل مرتفع شده و با به کارگیری این معادلات می توان ناپیوستگیهای موجود را در فرم انتگرالی به صورت یک منبع انرژی مدل نموده و به صورت پیوسته رفتار الاستوپلاستیک تیر را مدل نمود. برای این منظور ابتدا حجم کنترلی مطابق شکل زیر در نظر بگیرید. معادلات انتقال جرم، انرژی و مومنتوم برای دو حوزهی الاستیک و پلاستیک روابط (4) تا (9) بیان می شوند.

$$\frac{D^*}{D^*t} \int_{\Omega^{\mathrm{P}}} \rho dV + \int_{\Gamma^{\mathrm{P}}} \rho(\underline{v} - \underline{v}^*) \underline{n} d\Gamma - \int_{\Gamma_{\mathrm{i}}^{\mathrm{PE}}} \rho(\underline{v} - \underline{v}_{PE}) \underline{n}_{\mathrm{PE}} d\Gamma = \mathbf{0}$$
(4)
$$\frac{D^*}{D^*} \int_{\Omega^{\mathrm{PE}}} \rho dV + \int_{\Omega^{\mathrm{PE}}} \rho(\underline{v} - \underline{v}^*) n d\Gamma + \int_{\Omega^{\mathrm{PE}}} \rho(\underline{v} - \underline{v}_{\mathrm{PE}}) n_{\mathrm{PE}} d\Gamma = \mathbf{0}$$
(7)

$$D^{*}t \int_{\Omega^{E}} \rho e dV + \int_{\Gamma^{E}} \rho e (\underline{v} - \underline{v}^{*}) \cdot \underline{n} d\Gamma - \int_{\Gamma^{PE}_{i}} \rho e (\underline{v} - \underline{v}_{PE}) \cdot \underline{n}_{PE} d\Gamma$$

$$= \int_{\Gamma^{P}} \underline{v} \cdot \mathbf{\sigma} \cdot \mathbf{n} d\Gamma - \int_{\Gamma^{PE}_{i}} q \cdot \mathbf{n} d\Gamma + \int_{\Gamma^{PE}_{i}} q \cdot \underline{n}_{PE} d\Gamma + \int_{\Omega^{P}} \rho Q dV$$
(5)

+
$$\int_{\Omega^{p}} \rho \underline{v} \cdot b dV$$
 (6)

$$\frac{D}{D^{*}t}\int_{\Omega^{E}} \rho e dV + \int_{\Gamma^{E}} \rho e(\underline{v} - \underline{v}^{*}) \cdot \underline{n} d\Gamma + \int_{\Gamma^{EP}_{1}} \rho e(\underline{v} - \underline{v}_{EP}) \cdot \underline{n}_{EP} d\Gamma$$

$$= \int_{\Gamma^{E}} \underline{v} \cdot \boldsymbol{\sigma} \cdot \mathbf{n} d\Gamma - \int_{\Gamma^{E}} q \cdot \mathbf{n} d\Gamma - \int_{\Gamma^{EP}_{1}} q \cdot \underline{n}_{PE} d\Gamma + \int_{\Omega^{E}} \rho Q dV$$

$$+ \int_{\Omega^{E}} \rho \underline{v} \cdot b dV$$

$$\frac{D^{*}}{D^{*}t} \int_{\Omega^{P}} \rho \underline{v} dV + \int_{\Gamma^{P}} \rho \underline{v}(\underline{v} - \underline{v}^{*}) \cdot \underline{n} d\Gamma - \int_{\Gamma^{PE}_{1}} \rho \underline{v}(\underline{v} - \underline{v}_{PE}) \cdot \underline{n}_{PE} d\Gamma$$

$$= \int_{\Gamma^{P}} \boldsymbol{\sigma} \cdot \mathbf{n} d\Gamma + \int_{\Gamma^{PE}_{1}} \boldsymbol{\sigma} \cdot \underline{n}_{PE} d\Gamma + \int_{\Omega^{P}} \rho b dV$$

$$D^{*} \int_{\Omega^{P}_{1}} \int_{\Omega^{P}_{1}} \rho d\Gamma$$
(8)

$$\frac{\overline{D^*t}}{D^*t} \int_{\Omega^E} \rho \underline{v} dV + \int_{\Gamma^E} \rho \underline{v} (\underline{v} - \underline{v}^*) \cdot \underline{n} d\Gamma + \int_{\Gamma^{EP}_1} \rho \underline{v} (\underline{v} - \underline{v}_{EP}) \cdot \underline{n}_{EP} d\Gamma$$

$$= \int_{\Gamma^E} \sigma \cdot \mathbf{n} d\Gamma - \int_{\Gamma^{EP}_1} \sigma \cdot \underline{n}_{PE} d\Gamma + \int_{\Omega^E} \rho b dV$$
(9)

همچنین شرایط مرزی گذار برای فصل مشترک بین دو حوزهی الاستیک و پلاستیک نیز برای معادلات انتقال جرم، انرژی و مومنتوم به صورت روابط (10) تا (12) قابل استخراج است.

$$\int_{\Gamma_{i}^{EP}} \rho(\underline{v} - \underline{v}_{EP}) \cdot \underline{n}_{EP} d\Gamma - \int_{\Gamma_{i}^{PE}} \rho(\underline{v} - \underline{v}_{PE}) \cdot \underline{n}_{PE} d\Gamma = \mathbf{0}$$
(10)
$$\int_{\Gamma_{i}^{EP}} \rho e(\underline{v} - \underline{v}_{EP}) \cdot \underline{n}_{EP} d\Gamma - \int_{\Gamma_{i}^{PE}} \rho e(\underline{v} - \underline{v}_{PE}) \cdot \underline{n}_{PE} d\Gamma$$
(11)
$$= \int_{\Gamma_{i}^{PE}} \rho \underline{v}(\underline{v} - \underline{v}_{EP}) \cdot \underline{n}_{EP} d\Gamma - \int_{\Gamma_{i}^{PE}} \rho \underline{v}(\underline{v} - \underline{v}_{PE}) \cdot \underline{n}_{PE} d\Gamma$$
(11)
$$= \int_{\Gamma_{i}^{PE}} \sigma \cdot \underline{n}_{PE} d\Gamma - \int_{\Gamma_{i}^{PE}} \sigma \cdot \underline{n}_{PE} d\Gamma$$
(12)

میشود. بهطوری که
$$\Omega^{\rm E} \cup \Omega^{\rm P} \cup \Omega^{\rm E}$$
 که به ترتیب معرف حوزههای الاستیک و
پلاستیک است. در این تحلیل فرض شده است که یک حجم کنترلی
مشخصی از جسم در حین گذر موج ایجاد شده انرژی ناشی از یک منبع
تولید دارای دو فاز مختلف بیان شده باشد.
فرم استاندارد اویلری با تعریف $\nabla \cdot \underline{v} + \frac{b}{\partial t} = \frac{D}{Dt}$ به دست میآید. به منظور
مستقل سازی حرکت حجم کنترلی در سیستم مرجع محاسباتی فرمولاسیون
اویلر لاگرانژی دلخواهی ارائه شده است. سیستم مرجع مادی، سیستم مرجع
فضایی و سیستم مرجع محاسباتی، با علائم \mathbb{X} ، \mathbb{X} و x نمایش داده میشود.
فضایی مشتق مادی $_{D_t} = \frac{D}{\partial t}$ و مشتق حجم کنترلی $_{x_t} [\frac{b}{\partial t} = \frac{T}{D_t}$ با مشتق فضایی

مهندسی مکانیک مدرس، بهمن 1394، دوره 15، شماره 11

www.SID.ir

شود. کلمه غیرفیزیکی به یک مفهوم ریاضیاتی ارجاع داده می شود که در حالت فیزیکی مفهوم خاصی را در بر ندارند. با تعریف معادلات انتقال در فرم انتگرالی توسط متغیرهای غیرفیزیکی امکان حذف ناپیوستگی و تبدیل آن به یک ترمی از منبع انرژی فراهم می شود. در این روش مدل سازی یک میدان فیزیکی ناپیوسته به یک میدان غیرفیزیکی پیوسته تبدیل می شود. برای یک حجم کنترلی Ω با مرز Γ یک میدان فیزیکی تعریف شده مانند ψ توسط معادلات انتقال به صورت رابطه ی (13) با یک متغیر غیرفیزیکی $\hat{\psi}$ مرتبط می شوند.

$$\frac{D^{*}}{D^{*}t}\int_{\Omega}\hat{\psi}dV = \frac{D^{*}}{D^{*}t}\int_{\Omega}\rho\psi dV + \int_{\Gamma}\rho\psi(\underline{v}-\underline{v}^{*})\cdot\underline{n}d\Gamma = -\int_{\Gamma}\underbrace{J}_{\Gamma}\cdot\underline{n}d\Gamma + \int_{\Omega}\rho\underline{b}dV$$
(13)

با به کار گیری همزمان تئوری انتقال رینولدز و دیورژانس در غیاب ناپیوستگی معادله انتگرالی بالا به فرم دیفرانسیلی (14) تبدیل می شود. این رابطه برای معادلات انتقال جرم، مومنتوم و انرژی صادق است.

$$\frac{D^{*}\hat{\psi}}{D^{*}t} + \hat{\psi}\operatorname{div}\underline{v}^{*} = \rho \frac{D^{*}\psi}{D^{*}t} + \rho(\underline{v} - \underline{v}^{*}) \cdot \nabla\psi = -\operatorname{div}\left(\underline{J}\right) + \rho\underline{b} \quad (14)$$

$$\frac{D^{*}\hat{\psi}}{D^{*}t} + \hat{\psi}\operatorname{div}\underline{v}^{*} = \rho \frac{D^{*}\psi}{D^{*}t} + \rho(\underline{v} - \underline{v}^{*}) \cdot \nabla\psi = -\operatorname{div}\left(\underline{J}\right) + \rho\underline{b} \quad (14)$$

$$\frac{D^{*}}{p^{*}t} \cdot \hat{\psi}^{'}(\underline{v}^{*} - \underline{v}^{*}) + \operatorname{and} \mu = -\operatorname{div}\left(\underline{J}\right) + \rho\underline{b} \quad (14)$$

$$\frac{D^{*}}{p^{*}t} \int_{\Gamma_{i}} \hat{\psi}^{'}dV + \int_{\Gamma_{i}} \hat{\psi}^{'}(\underline{v}^{*} - \underline{v}^{*}) \cdot \underline{n}^{*}d\Gamma = -\int_{\Gamma_{i}} \underline{J} \cdot \underline{n}d\Gamma - \int_{\Sigma_{i}} \underline{J} \cdot \underline{n}d\Gamma - \int_{\Gamma_{i}} \underline{J} \cdot \underline{n}d\Gamma \quad (15)$$

$$\int_{\Sigma_{i}} \underline{J} \cdot \underline{n}d\Gamma \quad (15)$$

در رابطهی (15)، $\frac{n}{2}$ بردار نرمال بر مرز $\Sigma_i = \Gamma_i \cap \Gamma$ که حجم کنترلی موردنظر را احاطه کرده است. معادلات انتقال معادل با به کارگیری متغیرهای غیرفیزیکی برای انتقال جرم، انرژی و مومنتوم به فرم رابطهی (16) تا (21) بیان می شوند. D^* د

$$\frac{D}{D^*t} \int_{\Omega_e/\Gamma_i} N_i \hat{\rho} dV = \mathbf{0}$$
(16)

$$\frac{D^{*}}{D^{*}t} \int_{\Omega_{e}/\Gamma_{i}} \hat{\rho} dV = \frac{D^{*}}{D^{*}t} \int_{\Omega_{e}} \rho dV + \int_{\Gamma_{e}} \rho(\underline{v} - \underline{v}^{*}) \underline{\mathbf{e}}_{1} \underline{n} d\Gamma$$

$$D^{*} \int_{\Omega_{e}} \frac{\partial N_{i}}{\partial N_{i}} \int_{\Omega_{e}} \frac{\partial N_{i}$$

$$\frac{\overline{D^*t}}{D^*t} \int_{\Omega_e/\Gamma_i} N_i e a V = -\int_{\Omega_e} \frac{\overline{v}\sigma_x a V}{\partial x} + \int_{\Omega_e} \frac{\overline{\partial x}}{\partial x} q a V$$
$$+ \int_{\Gamma_e} N_i \underline{v}\sigma_x \underline{\mathbf{e}}_1 \cdot \underline{n} d\Gamma - \int_{\Gamma_e} N_i q \underline{\mathbf{e}}_1 \cdot \underline{n} d\Gamma - \int_{\Gamma_i^+} N_i \left[\left[\underline{v}\sigma_x \right] \right] d\Gamma$$

+
$$\int_{\Gamma_1^+} N_i [\mathbf{I}q\mathbf{I}] d\Gamma$$
 (18)
 $\frac{D^*}{2} \int_{\Gamma_1^+} d\mathbf{I} \mathbf{I} = \frac{D^*}{2} \int_{\Gamma_1^+} \log(\mathbf{I} \mathbf{I} - \mathbf{I}^*) \mathbf{e} \, \mathbf{I} d\Gamma$

$$D^{*}t J_{\Omega_{e}/\Gamma_{i}} \qquad D^{*}t \int_{\Omega_{e}} r^{\mu} dv \int_{\Gamma_{e}} r^{\mu} dv = \int_{\Gamma_{e}} \int_{\Gamma_{e}} r^{\mu} dv = \int_{\Gamma_{e}} \int_{\Gamma_{e}} r^{\mu} dv = \int_{\Gamma_{e}} r^{\mu} dv =$$

$$\frac{D^{*}}{D^{*}t} \int_{\Omega_{e}/\Gamma_{i}} N_{i} \underline{\hat{v}} dV = -\int_{\Omega_{e}} \frac{\partial N_{i}}{\partial x} \sigma_{x} \underline{\mathbf{e}}_{1} \underline{n} dV + \int_{\Gamma_{e}} N_{i} \sigma_{x} \underline{\mathbf{e}}_{1} \underline{n} d\Gamma
- \int_{\Gamma_{i}^{+}} N_{i} \left[\left[\sigma_{x} \underline{\mathbf{e}}_{1} \underline{n} \right] \right] d\Gamma$$

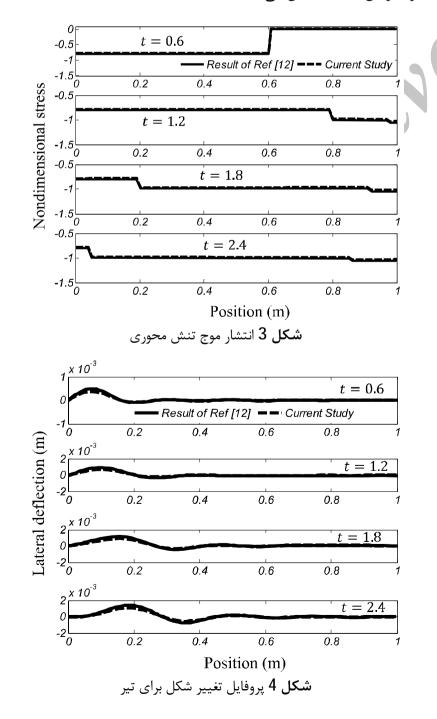
$$\frac{D^{*}}{2} \int_{\Omega_{e}} \hat{v} dV = \frac{D^{*}}{2} \int_{\Omega_{e}} \rho v dV + \int_{\Omega_{e}} \rho v (v - v^{*}) \underline{\mathbf{e}}_{1} \underline{n} d\Gamma$$
(20)

پایهای تنش-کرنش برای تیر با رفتار الاستوپلاستیک محوری مقادیر تاریخچه سرعت، کرنش و تنش برای هر نقطه از تیر به روش المان محدود با توابع کلاسیک خطی محاسبه شده است.

4- رفتار تیر در غیاب ناپیوستگی (محدودهی الاستیک)

راستی آزمایی صحت نتایج استخراج شده از روش معادلات انتقال به همراه متغیرهای غیرفیزیکی برای محاسبه میدان تنش انتشار یافته در امتداد تیر با نتایج مرجع [12] صورت گرفته است. این نتایج در شکلهای 3 و 4 نمایش داده شده که به ترتیب تنش و میدان جابجایی بیبعد را مطابق مرجع [12] میباشند. برای مقایسه نتایج حاصل از این روش با مرجع [12]، میدان تنش، جابجایی و زمان مطابق این مرجع در شکلهای 3 و 4 به صورت بیبعد ارائه شده است. بعد از این اعتبارسنجی نتایج جدید در ادامه ارائه شده است.

در ادامه به منظور مطالعه و تحلیل به کارگیری معادلات انتقال انرژی و مومنتوم به همراه به کارگیری متغیرهای غیرفیزیکی، تیری با ویژگی مکانیکی مومنتوم به همراه به کارگیری متغیرهای غیرفیزیکی، تیری با ویژگی مکانیکی و $\mathcal{V} = 0.3$ و $\mathcal{E}_t = 500 \text{ MPa}$ $\rho = 7850 \text{ kg/m}^3$ $\mathcal{E} = 210 \text{ GPa}$ فولاد در نظر گرفته شده است. با این مشخصات مکانیکی سرعت موج الاستیک برابر \mathcal{T} 50 m/s و سرعت موج پلاستیک \mathcal{T} 50 میباشد. تیر مورد مطالعه دارای طول واحد بوده و بنابراین موج الاستیک و پلاستیک به مرد مطالعه دارای طول واحد بوده و بنابراین موج الاستیک و پلاستیک به ترتیب در زمانهای \mathcal{T} 6 m a det تیر را طی می کنند. بار دینامیکی به تیر در مدت زمان \mathcal{T} 6 m a det تیر ان تشار موج الاستیک در شانزده زمان مختلف نشان میدهند.



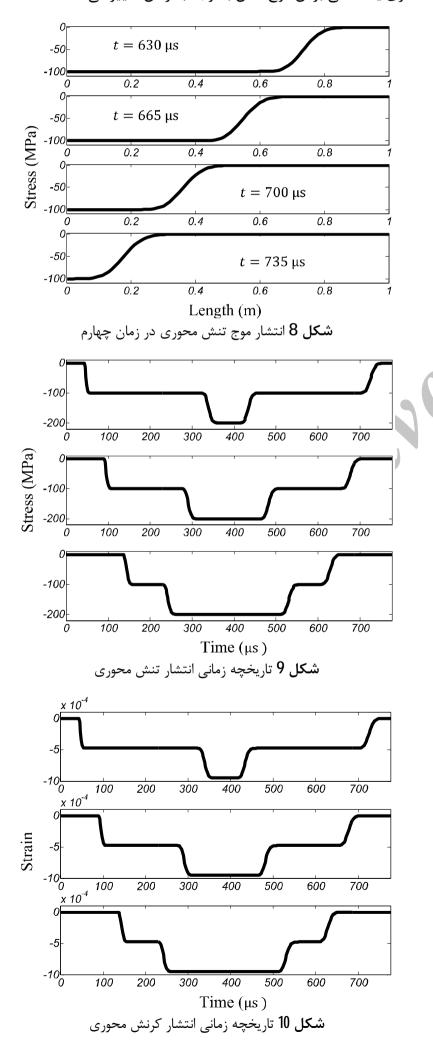
 $D^{*t} J_{\Omega_{e}/\Gamma_{i}} D^{*t} J_{\Omega_{e}} = D^{*t} J_{\Omega_{e}} \qquad (21)$ $- \int_{\Gamma_{i}^{+}} \left[\left[\rho(\underline{v} - \underline{v}_{i}) \underline{\mathbf{e}}_{1} \cdot \underline{nv} \right] \right] d\Gamma \qquad (21)$ $\sum_{i} \hat{\rho}_{i} \hat$

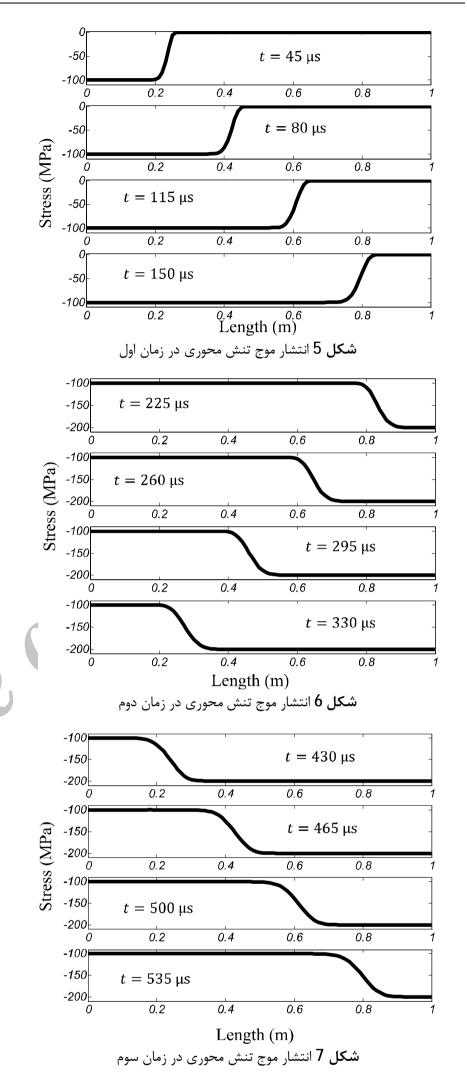
مهندسی مکانیک مدرس، بهمن 1394، دوره 15، شماره 11

www.SID.ir

از انتهای آزاد تیر در چهار زمان مختلف در بازه زمانی **382** μ s < t < 582 μ s انتهای نشان میدهد. موج فشاری پیشرونده در بازه زمانی دوم با رسیدن به انتهای آزاد به صورت موج کششی منعکس می شود که برآیند آن ایجاد تنشی با نصف مقدار آن در بازه دوم زمانی است. شکل 8 انعکاس موج تنش را از انتهای گیردار تیر در چهار زمان مختلف در بازه زمانی **8** انعکاس موج تنش را از انتهای می دهد.

شکلهای 9 تا 11 تاریخچه زمانی تنش، کرنش و سرعت را در سه نقطه-ی مختلف به فواصل 25 سانتیمتر، 50 سانتیمتر و 75 سانتیمتر تکیهگاه آزاد تیر را نشان میدهد. روند نمودارهای تنش و کرنش با توجه به انتشار موج در حوزهی الاستیک یکسان میباشد. ولی نمودار سرعت با توجه به فشاری یا کششی بودن موج تنش با توجه به زمان تغییر میکند.

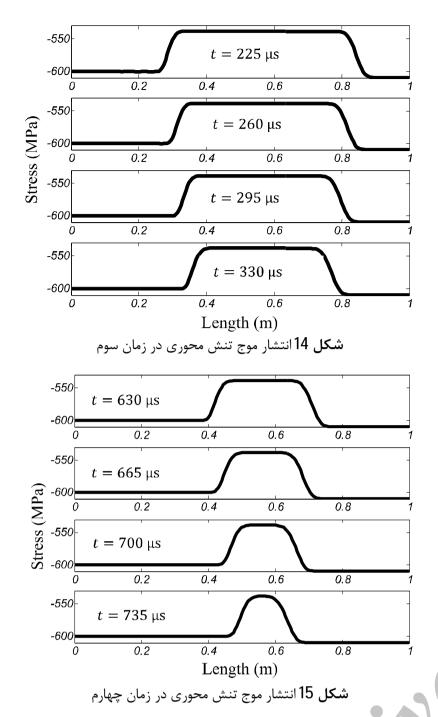




چهار زمان نشان داده شده در شکل 5 به گونهای انتخاب شده است که چگونگی انتشار موج را تا قبل از رسیدن موج الاستیک به انتهای تیر برای اولین بار را نشان دهد. با پیشروی موج الاستیک در زمانهای نشان داده شده تنش ایجاد شده نیز در محدودهی الاستیک با گذشت زمان در امتداد تیر انتشار پیدا می کند. شکل 5 انعکاس موج تنش از انتهای گیردار را در چهار زمان مختلف در بازه زمانی علم 238 × t > 34 μ94 نشان می دهد. با توجه به این که تنش به صورت فشاری به انتهای گیردار انتشار یافته است انعکاس تنش با دو برابر شدن مقدار آن به صورت فشاری بازگشت می کند. شکل 7 انعکاس موج تنش را

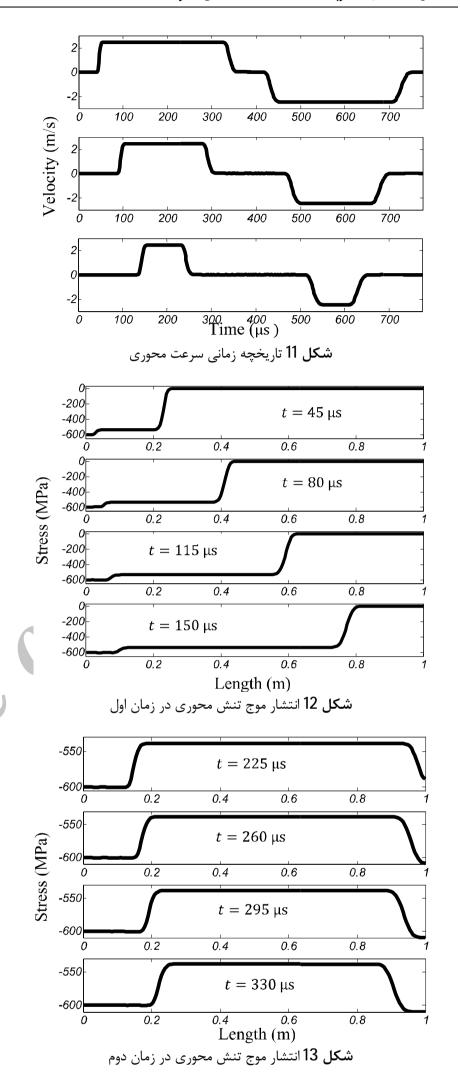
مهندسی مکانیک مدرس، بهمن 1394، دورہ 15، شمارہ 11

www.SID.ir



شکلهای 12 تا 15 در شانزده زمان مختلف نشان داده شده در هریک از شکلها چگونگی پیشروی و انتشار موج تنش را نشان میدهند. با توجه به شکل 12 تغییر شکل پلاستیک از ابتدای تیر آغاز میشود ولی با رسیدن موج تنش الاستیک به انتهای گیردار تیر و افزایش دو برابری تنش منعکس شده، مقدار تنش از حد تسلیم عبور کرده و موج الاستیک پیشرو به صورت دو موج الاستیک و پلاستیک منعکس میشود این روند در شکل 13 به وضوح قابل مشاهده است. با گذشت زمان و انعکاس موج در بازههای سوم و چهارم حوزه-های بیشتری از حد تسلیم عبور کرده و تغییرشکل پلاستیک در آنها رخ میدهد. این روند در شکلهای 14 و 15 نشان داده شده است.

شکلهای 16 تا 19 تاریخچه زمانی تنش، کرنش کل، کرنش پلاستیک و سرعت را در سه نقطهی مختلف به فواصل 25 سانتیمتر، 50 سانتیمتر و 75 سانتیمتر از تکیه گاه آزاد تیر را نشان میدهند. با توجه به نمودار اول شکل 16 که تاریخچه زمانی انتشار تنش را نقطهای به فاصله 25 سانتیمتری از



تکیه گاه آزاد را نشان میدهد، گذر از مرز ناپیوستگی و تولید تنش در حوزهی
پلاستیک و به دنبال آن ایجاد تغییرشکل پلاستیک در نواحی نزدیک به
تکیهگاه آزاد در زمان زودتری نسبت به نواحی دیگر تیر صورت میگیرد.
همچنین با توجه به انعکاس موج اولیه به دو صورت الاستیک و پلاستیک از
انتهای گیردار نقطهای که به فاصله 75 سانتیمتری از تکیهگاه آزاد قرار دارد
تنش بیشتری را در زمان پایان بارگذاری نسبت به وسط تیر تحمل میکند.
این رفتار در نمودارهای تاریخچه زمانی کرنش کل و کرنش پلاستیک نشان
داده شده در شکلهای 17 و 18 نیز قابل مشاهده است. با توجه به
نمودارهای شکل 18 میتوان فهمید که تغییرشکل پلاستیک در نقطهای به

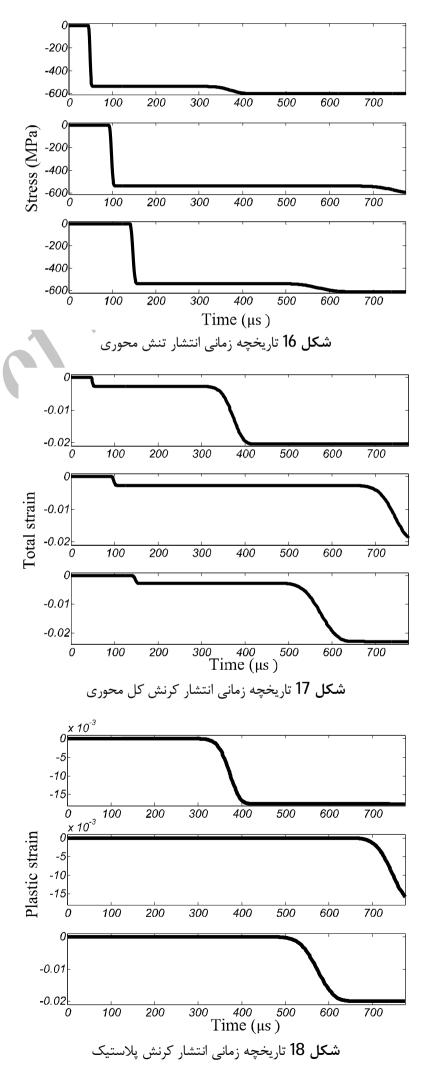
5- رفتار تیر در حضور ناپیوستگی (محدودهی الاستوپلاستیک) به کارگیری معادلات انتقال انرژی و مومنتوم برای استخراج منحنیهای تنش، کرنش و سرعت در هنگام حضور ناپیوستگی اهمیت خود را نشان میدهد. در روشهای کلاسیک حل معادلات در هریک از حوزههای مختلف به طور مجزا صورت گرفته و در مرزهای ناپیوستگی ارضای دو معادله الزامی میباشد. در این قسمت با افزایش بارگذاری شرایط تولید دو موج الاستیک و پلاستیک در تیر مورد مطالعه ایجاد میشود. با توجه به بالاتر بودن سرعت موج الاستیک نسبت به موج پلاستیک، تیر در ابتدا تغییر شکل الاستیک را تجربه کرده و سپس با پیشروی موج تنش پلاستیک تغییر شکل ماندگار در جسم ایجاد میشود.

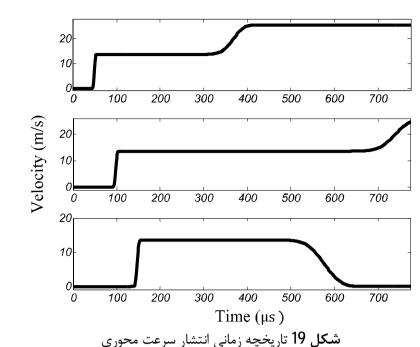
مهندسی مکانیک مدرس، بهمن 1394، دوره 15، شما*ر*ه 11

102

www.SID.ir

فاصلهی 25 سانتیمتری از انتهای آزاد در دوره زمانی سوم و برای نقطهای به فاصله مکانی 75 سانتیمتر از انتهای آزاد در بازه زمانی چهارم صورت می-گیرد. عبور موج تنش پلاستیک از هر قسمت منجر به صفرشدن سرعت آن محدوده تحت تأثیر خواهد شد. تغییر شکل پلاستیک شکل 19 که تغییرات سرعت سه نقطهی مختلف از تیر را برحسب زمان نشان میدهد به وضوح بیان میکند که نقاط نزدیک به تکیه گاهها نسبت به نقاط دیگر زودتر سرعت صفر و ایجاد تغییرشکل پلاستیک را تجربه میکنند. با به کار گیری معادلات انتقال ناپیوستگی مادی موجود حذف و مدلی پیوسته از رفتار الاستوپلاستیک تیر در فرم انتگرالی ارائه می شود.





6- نتيجه گيري

نتایج حاصل از این تحقیق نشان میدهد که به کارگیری معادلات انتقال جرم، انرژی و مومنتوم به همراه استفاده از متغیرهای غیرفیزیکی روشی مناسب برای مدل كردن رفتار الاستيك- پلاستيك تير در زمان عبور امواج شوك الاستيك و پلاستیک میباشد. با استفاده از این روش ناپیوستگی مادی ناشی از اختلاف رفتار الاستیک و پلاستیک موجود در هر حجم کنترلی مشخص از تیر حذف شده و مدلی پیوسته از این رفتار ارائه شده است. برای حذف ناپیوستگی موجود در حجم کنترلی مورد مطالعه از متغیرهای غیر فیزیکی استفاده شده که شرایط مرز ناپیوسته را به صورت ترمی از منبع انرژی داخلی مدل می کند. در این روش شرایط مرزی ناییوسته موجود در فصل مشترک حوزهی الاستیک و پلاستیک در فرم انتگرالی بیان شده و به طور مستقیم در معادلات حرکت ظاهر شده است. نتایج بهدست آمده از تحلیل تیر با دو تکیه گاه ساده در محل اعمال بار ضربه و تکیه گاه گیردار در انتهای آن نشان میدهد که نحوه انتشار و انعکاس موج الاستیک و یلاستیک به شرایط اولیه بار گذاری و مقدار کرنش اولیه ایجاد شده وابسته است. بر طبق نمودارها میدان تنش، کرنش و سرعت، هرگاه مقدار بار باعث تولید موج الاستیک و پلاستیک شود انعکاس موج الاستیک بهصورت موج الاستیک و پلاستیک بوده و به همین دلیل در نمودار کرنش پلاستیک نقاط نزدیک به انتهای گیردار کرنشی مخالف صفر را دارا می باشند. همچنین نمودار تاریخچه سرعت این نقاط نیز در زمان مشابه دارای سرعت صفر بوده که مؤید عبور موج تنش پلاستیک از این نقاط و ایجاد تغییر شکل پلاستیک می باشند.

7- مراجع

- K. Davey, I. Rosindale, Control volume capacitance method for solidification modeling, *International Journal for numerical methods in engineering*, Vol. 46, pp. 315-340, 1999.
- [2] K. Davey, N.J. Rodriguez, Solidification modeling with a control volume method on domains subjected to viscoplastic deformation, *Applied Nathametics* Madeling Vol. 20, pp. 421–447, 2002

- Mathematical Modeling, Vol. 26, pp. 421-447, 2002.
- [3] K. Davey, N.J. Rodriguez, A control volume capacitance method for solidification modeling with mass transport, *International Journal for numerical methods in engineering*, Vol. 53, pp. 2643–2671, 2002.
- [4] N.J. Rodriguez, K. Davey, J.L.S. Gaytan, The control volume formulation to model the convective–diffusive unsteady heat transfer over the 1-D semiinfinite domain, *Computer Methods in Applied Mechanics and Engineering*, Vol. 196, pp. 4059-4074, 2007.
- [5] N.J. Rodriguez, K. Davey, J.A. Vazquez Feijoo, A. Juarez-Hernandez, Numerical modeling of unsteady convective-diffusive heat transfer with a control volume hybrid method, *Applied Mathematical Modeling*, Vol. 33, pp. 897-923, 2009.
- [6] K. Davey, R. Mondragon, A non-physical enthalpy method for the numerical solution of isothermal solidification, *International Journal for numerical methods in engineering*, Vol. 284, pp. 214-252, 2010.

www.SID.ir

حبیب رمضاننژاد آزاربنی و همکاران

تحلیل رفتار تیر الاستوپلاستیک تحت بار دینامیکی محوری با استفاده از معادلات انتقال

- [12] U. Lepik, Dynamic buckling of elastic plastic beams including effects ofaxial stress waves, *International Journal of Impact Engineering*, Vol. 25, pp. 537-552, 2001.
- [13] A. Frikha ,F. Treyssède, P. Cartraud, Effect of axial load on the propagation of elastic waves in helical beams, Wave Motion, Vol. 48, No.1, PP. 83-92, 2011.
- [14] J. Chakrabarty, *Applied Plasticity*, Second Edittion, pp. 561-574, Department of Mechanical Engineering, Florida State University, 2010.
- [15] N.D. Cristescu, *Dynamic plasticity*, pp.137-144, university of Florida, USA, 2007.
- [7] R. Mondragon, K. Davey, Weak discontinuity annihilationin solidification modeling, *Computers and Structures*, Vol. 89, pp. 681-701, 2011.
- [8] U. Lepik, Impulsively loaded fully fixed-endedelastic-plastic beams by galerkin's method, *International Journal of Impact Engineering*, Vol. 15, No. 1, pp. 15-23, 1994.
- [9] U. Lepik, Elastic-plastic vibrations of a buckled beam, *International Journal of Non-Linear Mechanics*, Vol. 30, No. 2, pp. 129-139, 1995.
- [10] U. Lepik, A contributions to bifurcation analysis of elastic plastic beams, *International Journal of Impact Engineering*, Vol. 21, pp. 35-49, 1998.
- [11] U. Lepik, On dynamic buckling of elastic-plastic beams, *International Journal of Non-Linear Mechanics*, Vol. 35, pp. 721-734, 2000.

مهندسی مکانیک مدرس، بهمن 1394، دورہ 15، شمارہ 11

104 www.SID.ir