

ماهنامه علمی پژوهشی

مهندسی مکانیک مدرس

mme.modares.ac.ir

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

 4 حبيب رمضان نژاد آزاربنى 1 ، منصور درويزه 2 ، ابوالغضل درويزه 3 ، رضا انصار ى

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

*, شت، صندوق يستى 3756-3755 darvizeh@guilan.ac.ir A

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

Habib Ramezannezhad Azarboni¹, Mansoor Darvizeh¹*, 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) www.SID.ir

مسائل انجماد با استفاده از روش المان محدود استفاده کردند [1]. عملکرد روش ظرفیت کنترلی بر مسائل همرفت-انجماد توسط دیوی و رودریگرز در سال2002 مورد بررسي قرار گرفت. اعمال ميدان گرمايي روي يک المان سهبعدی در فرآیند انجماد همدما بدون همرفت، انتقال حرارت همرفت روی یک جسم نیمه بینهایت بدون انجماد، انجماد همدما روی یک جسم نیمه بی نهایت با و بدون همرفت، انجماد هم دما روی یک جسم نیمه بی نهایت 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 كار گيري معادلات انتقال جرم فرايند 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 روی مسائل همرفت – نفوذ ناپایدار 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 هم دمایی است که در آنها ترم منبع بهگونهای انتخاب میشود که با بهکارگیری آن ناپیوستگی در معادلات انتقال حذف می شود [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 میکند که کلیهی ناپیوستگیها را حذف کند و این عملیات همزمانی در روشهای دیگر وجود ندارد. بهکارگیری متغیرهای غیرفیزیکی در پدیده انجماد با بیش از یک ناپیوستگی در حجم کنترلی توسط موندراگون و ديوى در سال 2011 مورد تحقيق قرار گرفت [7]. استفاده از متغيرهاى غیرفیزیکی باعث حذف ناپیوستگی موجود در حجم کنترلی شده و مدلی پیوسته از آن ارائه میدهد. همانطور که بیان شد مطالعات دیوی در به کارگیری معادلات انتقال بیشتر مربوط به مدل کردن مسائل انتقال حرارتی است. به کارگیری 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 سازمهای 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]. بهکارگیری روش گالرکین به منظور تحلیل رفتار دینامیکی یک تیر گیردار تحت بار ایمپالس توسط لپيک در سال 1994 صورت گرفت [8]. لپيک در سال 1995با به کارگیری پارامترهای بیبعد و استفاده از روش هامیلتون معادلات الاستوپلاستیک تیر را استخراج کرده و به تحلیل ارتعاشات غیرخطی یک تیر الاستوپلاستيک تحت بار ديناميکي محوري پرداخت [9].

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

انتشار موج الاستیک در تیرهای مارییچ 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 تحليل 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 کارگیری 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 بهکارگیری 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 بهکارگیری 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 غیرپیوستگی مادی موجود می باشد. 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 کار گیری 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 تکیهگاه ساده قرار داشته و بار دینامیکی P در یک انتها به آن وارد میشود.

رفتار الاستوپلاستیک تیر بهصورت الاستیک با سختشوندگی خطی فرض میشود. بار دینامیکی در مدتزمان مشخص به آن وارد میشود. با اعمال این بار دینامیکی انتشار موج تنش الاستیک و پلاستیک در آن صورت میگیرد. 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 رسد 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 می یابد [15,14].

همچنین برای انتهای ساده نیز موج تنش کششی اعمالشده برای

مہندسی مکانیک مدرس، بہمن 1394، دورہ 15، شمارہ 11

98

www.SID.ir

 \mathbf{D}

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

در رابطهی (1)، E مدول الاستیسیته و E_t مدول مماسی میباشد. با توجه به روابط بالا می توان فهمید که با توجه به این که $E_t \ll E_t \ll E$ 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 الاستیک تولیدی و رسیدن آن به انتهای گیردار تیر، موج برگشتی دارای تنشی با مقدار دو برابر مقدار تنش اولیه تولیدی شده که با کوچکتر بودن کرنش اولیه از نصف کرنش تسلیم کرنش برگشتی از حد الاستیک تجاوز نکرده و موج بر گشتي بهصورت موج الاستيک انعکاس پيدا مي کند [15,14].

در حالتی که کرنش اولیه ایجاد شده بیشتر از نصف کرنش تسلیم و ϵ_y کمتر از کرنش تسلیم باشد، $\epsilon_y < \epsilon_y$ < ϵ_0 < ϵ_y کمال 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 گیردار تیر می رسد با دو برابر شده مقدار تنش و کرنش، موج تنش الاستیک اوليه بهصورت دو موج تنش الاستيک و موج تنش پلاستيک منعکس ميشود. و در حالتی که مقدار کرنش اولیه از کرنش تسلیم بیشتر باشد، $\varepsilon_y > \varepsilon_y$ ، با اعمال بارگذاری در این محدوده از کرنش در ابتدا دو موج تنش الاستیک و یلاستیک همزمان با سرعتهای $c_{\rm F}$, $c_{\rm E}$ تولید می شوند [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 میشود. در شکل 2 فضای $\boldsymbol{\Omega}$ به دو زیر فضای Ω^{F} تقسیم

توسط معادلات (1) و (2) ا_رتباط پیدا می کند.

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

که $\underline{v} = \frac{D^*x}{D^*}$ و $\underline{v}^* = \frac{D^*x}{D^*}$. در روش کلاسیک با حل هر یک از حوزهها بهطور مجزا و اعمال شرایط گذار از حالت الاستیک به حالت پلاستیک پارامترهای مطلوب استخراج میشود. با استفاده از معادلات انتقال این مشکل مرتفع شده و با به کارگیری این معادلات میتوان ناپیوستگیهای موجود را در فرم انتگرالی بهصورت یک منبع انرژی مدل نموده و بهصورت 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 حوزەي الاستيک و پلاستيک روابط (4) تا (9) بيان مي شوند.

$$
\frac{D^*}{D^*t} \int_{\Omega^p} \rho dV + \int_{\Gamma^p} \rho \left(\underline{v} - \underline{v}^* \right) \underline{n} d\Gamma - \int_{\Gamma_1^p E} \rho \left(\underline{v} - \underline{v}_{PE} \right) \underline{n}_{PE} d\Gamma = \mathbf{0}
$$
 (4)

$$
D^* t \int_{\Omega^E} \rho \omega V + \int_{\Gamma^E} \rho \omega - \frac{\nu}{2} \int_{\Gamma^E} \rho \omega - \frac{\nu}{2} \rho \omega \omega + \int_{\Gamma^E} \rho \omega - \frac{\nu}{2} \rho \rho \omega \omega + \int_{\Gamma^E} \rho \omega \omega - \frac{\nu}{2} \rho \rho \omega \omega + \int_{\Gamma^E} \rho \omega \omega - \frac{\nu}{2} \rho \omega \omega + \int_{\Gamma^E} \rho \omega \omega - \frac{\nu}{2} \rho \omega \omega \omega + \int_{\Gamma^E} \rho \omega \omega - \frac{\nu}{2} \rho \omega \omega \omega + \int_{\Gamma^E} \rho \omega \omega \omega
$$

$$
+\int_{\Omega^{\text{p}}} \rho \underline{v} \cdot bdV
$$
\n(6)

 $\frac{J}{\Omega}$

 r $\frac{v}{r}$ E

$$
\frac{D}{Dt} \int_{\Omega^{E}} \rho e dV + \int_{\Gamma^{E}} \rho e(\underline{v} - \underline{v}^{*}).n d\Gamma + \int_{\Gamma^{E^{P}}_{1}} \rho e(\underline{v} - \underline{v}_{E^{P}}).n_{E^{P}} d\Gamma
$$
\n
$$
= \int_{\Gamma^{E}} \underline{v} \cdot \sigma \cdot nd\Gamma - \int_{\Gamma^{E}} q \cdot nd\Gamma - \int_{\Gamma^{E^{P}}_{1}} q \cdot \underline{n}_{PE} d\Gamma + \int_{\Omega^{E}} \rho Q dV
$$
\n
$$
+ \int_{\Omega^{E}} \rho \underline{v} \cdot bdV
$$
\n
$$
\frac{D^{*}}{Dt} \int_{\Omega^{P}} \rho \underline{v} dV + \int_{\Gamma^{P}} \rho \underline{v} (\underline{v} - \underline{v}^{*}).n d\Gamma - \int_{\Gamma^{P}_{1}} \rho \underline{v} (\underline{v} - \underline{v}_{PE}).n_{PE} d\Gamma
$$
\n
$$
= \int_{\Gamma^{P}} \sigma \cdot nd\Gamma + \int_{\Gamma^{P_{E}}_{1}} \sigma \cdot \underline{n}_{PE} d\Gamma + \int_{\Omega^{P}} \rho bdV
$$
\n
$$
D^{*} \int_{\Gamma^{P}} \rho udV + \int_{\Gamma^{P_{E}}_{1}} \rho e(\underline{v} - \underline{v}^{*}).n d\Gamma + \int_{\Omega^{P}} \rho bdV
$$
\n(8)

$$
\frac{\partial^2}{\partial u^E} \int_{\Omega^E} \rho \underline{v} dV + \int_{\Gamma^E} \rho \underline{v} (\underline{v} - \underline{v}^*). \underline{n} d\Gamma + \int_{\Gamma^E} \rho \underline{v} (\underline{v} - \underline{v}_{EP}). \underline{n}_{EP} d\Gamma
$$
\n
$$
= \int_{\Gamma^E} \sigma \cdot \mathbf{n} d\Gamma - \int_{\Gamma^E^P} \sigma \cdot \underline{n}_{PE} d\Gamma + \int_{\Omega^E} \rho b dV
$$
\n(9)

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

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

میشود. بهطوری که
$$
\Omega = \Omega^P \cup \Omega^E
$$
 سریک و یک حجم کنترلی پلاستیک است. در این تحلیل فرض شده است که یک حجم کنترلی منبع مشخصی از جسم در حین گذر موجود ایجاد شده انرژی ناشی از یک منبع تولید دارای دو فاز مختلف بیان شده باشد.
\nقولید دارای دو فاز مختلف بیان شده باشد.
\nفرم استاندارد اویلری با تعریف $v \cdot T + \frac{b}{Dt} = \frac{a}{\theta t} + \frac{v}{\theta t}$ به دست میآید. بهمنظور مستقلسازی حرکت حجم کنترلی در سیستم مرجع محاسباتی فرمولاسیون
\nاویلر لاگرانژی دلخواهی اراثه شده است. سیستم مرجع معاسباتی فرمولاسیون
\nفضایی و سیستم مرجع محاسباتی، با علائم **X**. « و *x نمایش داده میشود.
\nهشتق مادی $\frac{b}{Dt} = \frac{a}{\theta t} \frac{d}{\theta t}$ مشتق فضایی

مہندسی مکانیک مدرس، بہمن 1394، دورہ 15، شمارہ 11

www.SID.ir

99

شود. کلمه غیرفیزیکی به یک مفهوم ریاضیاتی ارجاع داده می شود که در حالت فيزيكي مفهوم خاصي را در بر ندارند. با تعريف معادلات انتقال در فرم انتگرالي توسط متغیرهای غیرفیزیکی امکان حذف ناپیوستگی و تبدیل آن به یک ترمی از منبع انرژی فراهم میشود. در این روش مدلسازی یک میدان فیزیکی ناپیوسته به یک میدان غیرفیزیکی پیوسته تبدیل میشود. برای یک حجم کنترلی Ω با مرز Γ یک میدان فیزیکی تعریف شده مانند ψ توسط معادلات انتقال بهصورت رابطهی (13) با یک متغیر غیرفیزیکی $\widehat{\psi}$ مرتبط میشوند.

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

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

$$
\frac{D^*\hat{\psi}}{D^*t} + \hat{\psi} \text{div}_{\underline{v}} = \rho \frac{D^*\psi}{D^*t} + \rho(\underline{v} - \underline{v}^*) \cdot \nabla \psi = -\text{div}(\underline{I}) + \rho \underline{b} \tag{14}
$$
\n
$$
\hat{\psi}(\underline{z}) + \hat{\psi}(\underline{v}^*) = \text{div}(\underline{V}) + \rho \underline{v} \tag{15}
$$
\n
$$
\frac{\partial \psi}{\partial t} = \text{div}(\underline{v}^*) + \text{div}(\underline{v}^*) = \text{div}(\underline{V}) + \rho \underline{v} \tag{16}
$$
\n
$$
\frac{D^*}{D^*t} \int_{\Gamma_1} \hat{\psi}(\frac{\partial V}{\partial t} + \int_{\Sigma_1} \hat{\psi}(\underline{v}^*) - \underline{v}^*) \cdot \underline{n}^* d\Gamma = -\int_{\Gamma_1} \underline{I} \cdot \underline{n} d\Gamma - \int_{\Gamma_1} \underline{I} \cdot \underline{n} d\Gamma
$$
\n
$$
\int_{\Sigma_1} \underline{I} \cdot \underline{n} d\Gamma \tag{15}
$$
\n
$$
\frac{1}{D^*t} \int_{\Sigma_1} \frac{\partial \psi}{\partial t} = -\int_{\Sigma_1} \frac{\partial \psi}{\partial t} \cdot \underline{v} \tag{15}
$$

ی (IO)، '<u>n بر</u>دار نرمال بر مرز 'I |i |i = 2 ته حجم 'لانترلی موردنطر 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.

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

$$
\frac{D^*}{D^*t} \int_{\Omega_e/\Gamma_i} \hat{\rho} dV = \frac{D^*}{D^*t} \int_{\Omega_e} \rho dV + \int_{\Gamma_e} \rho \left(\underline{v} - \underline{v}^*\right) \underline{\mathbf{e}}_1 \cdot \underline{n} d\Gamma
$$
\n
$$
D^* \int_{\Gamma_e} \hat{\rho} dV + \int_{\Gamma_e} \rho \left(\underline{v} - \underline{v}^*\right) \underline{\mathbf{e}}_1 \cdot \underline{n} d\Gamma
$$
\n(17)

$$
\overline{D^*t} \int_{\Omega_e/\Gamma_i} N_i eav = - \int_{\Omega_e} \overline{\partial x} \frac{\partial \sigma_x aV}{\partial x} + \int_{\Omega_e} \overline{\partial x} \frac{\partial aV}{\partial x}
$$

+
$$
\int_{\Gamma_e} N_i \underline{\partial} \sigma_x \underline{\mathbf{e}}_1 \cdot \underline{n} d\Gamma - \int_{\Gamma_i} N_i \underline{\sigma}_1 \underline{\mathbf{e}}_1 \cdot \underline{n} d\Gamma - \int_{\Gamma_i^+} N_i \left[\underline{\partial} \sigma_x \right] d\Gamma
$$

$$
+ \int_{\Gamma_1^+} N_i \left[[q] \right] d\Gamma
$$
\n
$$
D^* \int_{\Gamma_1^+} \hat{d} dV = D^* \int_{\Gamma_1} \hat{d} \left[\frac{2dV}{r} + \frac{2dV}{r} \right]_{\Gamma_2} \hat{d} \left[\frac{2d}{r} \right]_{\Gamma_3} d\Gamma
$$
\n(18)

$$
D^* t J_{\Omega_e/\Gamma_i} D^* t J_{\Omega_e} J \qquad J \qquad \frac{d}{d} \qquad J \qquad \frac{d}{d} \qquad \frac{d
$$

$$
\frac{D^*}{D^*t} \int_{\Omega_e/\Gamma_i} N_i \hat{v} dV = -\int_{\Omega_e} \frac{dN_i}{\partial x} \sigma_x \underline{\mathbf{e}}_1 \cdot \underline{n} dV + \int_{\Gamma_e} N_i \sigma_x \underline{\mathbf{e}}_1 \cdot \underline{n} d\Gamma
$$
\n
$$
-\int_{\Gamma_i^+} N_i \left[\left[\sigma_x \underline{\mathbf{e}}_1 \cdot \underline{n} \right] \right] d\Gamma
$$
\n
$$
\frac{D^*}{\prod_{i=1}^+ \sigma_i} \int_{\Omega_i} \hat{v} dV = \frac{D^*}{\sigma_i} \int_{\Omega_i} \hat{v} dV + \int_{\Omega_i} \hat{v} dV \cdot \underline{n} d\Gamma
$$
\n(20)

یایهای 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 كلاسيك خطى محاسبه شده است.

4- رفتار تير در غياب ناپيوستگي (محدودهي الاستيك)

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

در ادامه به منظور مطالعه و تحلیل بهکارگیری معادلات انتقال انرژی و مومنتوم به همراه به کار گیری متغیرهای غیرفیزیکی، تیری با ویژگی مکانیکی از جنس $U = 0.3$, $E_t = 500$ MPa $\Omega = 7850$ kg/m³ $E = 210$ GPa فولاد در نظر گرفته شده است. با این مشخصات مکانیکی سرعت موج الاستيک برابر **5170 m/s** و سرعت موج پلاستيک **252 m/s م**يباشد. تير مورد مطالعه دارای طول واحد بوده و بنابراین موج الاستیک و پلاستیک به ترتیب در زمانهای µs و 194 و 4ms طول تیر را طی میکنند. بار دینامیکی به تير در مدت زمان 776 μs يعني چهار برابر زمان انتشار موج الاستيک در طول تیر انتخاب شده است. شکلهای 5 تا 8 نحوهی انتشار موج تنش در شانزده زمان مختلف نشان میدهند.

مہندسی مکانیک مدرس، بہمن 1394، دورہ 15، شمارہ 11

100

www.SID.ir

 $\frac{1}{2}$ i از انتهای آزاد تیر در چهار زمان مختلف در بازه زمانی ps < t < 582 µs از انتهای آزاد تیر در چهار زمان مختلف نشان میدهد. موج فشاری پیشررونده در بازه زمانی دوم با رسیدن به انتهای آزاد بهصورت موج کششی منعکس میشود که برآیند آن ایجاد تنشی با نصف مقدار آن در بازه دوم زمانی است. شکل 8 انعکاس موج تنش را از انتهای گیردار تير در چهار زمان مختلف در بازه زماني μs < t < 776 μs تير در چهار زمان مختلف در بازه زمان ت

شکلهای 9 تا 11 تاریخچه زمانی تنش، کرنش و سرعت را در سه نقطه-ى مختلف به فواصل 25 سانتىمتر، 50 سانتىمتر و 75 سانتىمتر تكيهگاه آزاد تیر را نشان میدهد. روند نمودارهای تنش و کرنش با توجه به انتشار موج در حوزهي الاستيک يکسان مي باشد. ولي نمودار سرعت با توجه به فشاري يا كششي بودن موج تنش با توجه به زمان تغيير مي كند.

چهار زمان نشان داده شده در شکل 5 بهگونهای 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 زمان های نشان داده شده تنش ایجاد شده نیز در محدودهی الاستیک با گذشت زمان در امتداد تیر انتشار پیدا میکند. شکل 5 انعکاس موج تنش از انتهای گیردار را در چهار زمان مختلف در بازه زمانی **198 × 1× 194 بان د** 19**4 ن**شان میدهد. با توجه به این *ک*ه تنش بهصورت فشاری به انتهای گیردار انتشار یافته است انعکاس تنش با دو برابر شدن مقدار آن بهصورت فشاری بازگشت می کند. شکل 7 انعکاس موج تنش را

مہندسی مکانیک مدرس، بہمن 1394، دورہ 15، شمارہ 11

www.SID.ir

101

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 می شود 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 سانتی متر، 50 سانتی متر و 75 سانتی متر از تکیهگاه آزاد تیر را نشان میدهند. با توجه به نمودار اول شکل 16 که تاریخچه زمانی انتشار تنش را نقطهای به فاصله 25 سانتی،متری از

5- رفتار تير در حضور ناپيوستگي (محدودهي الاستوپلاستيک) 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 مجز 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 ييشروي موج تنش پلاستيک تغيير شکل ماندگار در جسم ايجاد مي شود.

مہندسی مکانیک مدرس، بہمن 1394، دورہ 15، شمارہ 11

102

www.SID.ir

فاصلهی 25 سانتی متری از انتهای آزاد در دوره زمانی سوم و برای نقطهای به فاصله مکانی 75 سانتی متر از انتهای آزاد در بازه زمانی چهارم صورت می-گیرد. عبور موج تنش پلاستیک از هر قسمت منجر به صفرشدن سرعت آن محدوده تحت تأثير خواهد شد. تغيير شكل يلاستيك شكل 19 كه تغييرات سرعت سه نقطهی مختلف از تیر را برحسب زمان نشان میدهد به وضوح بیان می کند که نقاط نزدیک به تکیهگاهها نسبت به نقاط دیگر زودتر سرعت صفر و ایجاد تغییرشکل پلاستیک ,ا تجربه می کنند. با به کارگیری معادلات انتقال ناپیوستگی مادی موجود حذف و مدلی پیوسته از رفتار الاستوپلاستیک تیر در فرم انتگرالی ارائه می شود.

6- نتيجه گيري

نتايج حاصل از اين تحقيق نشان مى دهد كه بهكاركيرى معادلات انتقال جرم، انرژی و مومنتوم به همراه استفاده از متغیرهای غیرفیزیکی روشی مناسب برای مدل کردن رفتار الاستیک– پلاستیک تیر در زمان عبور امواج شوک الاستیک و پلاستیک مے باشد. 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 بهصورت ترمی از منبع انرژی داخلی مدل می کند. در این روش شرایط مرزی ناپیوسته موجود در فصل مشترک حوزهی الاستیک و پلاستیک در فرم مانتگرالی بیان شده و بهطور مستقیم در معادلات حرکت ظاهر شده است. نتایج بهدست آمده از تحلیل تیر با دو تکیهگاه ساده در محل اعمال بار ضربه و تکیهگاه گیردار در انتهای آن نشان میدهد که نحوه انتشار و انعکاس موج الاستیک و پلاستیک 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 مے باشند.

7- مراحع

- [1] 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 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

103

[www.SID.ir](www.sid.ir)

½YZ°¼ÅÁ ÊÀ]YM{Y¿½Z»\Ì^u µZ¬f¿YcÓ{Z »YÃ{Z¨fYZ]ÉÂv»Ê°Ì»ZÀË{Z]dve®ÌfÔaÂfÓYÌeZf§¶Ì¸ve

- [12] U. Lepik, Dynamic buckling of elastic plastic beams including effects ofaxial stress waves, *International Journal of Impact Engineering*ǡVol. 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*ǡ Vol. 15, No. 1, pp. 15-23, 1994.
- [9] U. Lepik, Elastic-plastic vibrations of buckled beam, *International Journal of Non-Linear Mechanics*ǡVol. 30, No. 2, pp. 129-139, 1995.
- [10] U. Lepik, A contributions to bifurcation analysis of elastic plastic beams, *International Journal of Impact Engineering*ǡ Vol. 21, pp. 35-49, 1998.
- [11] U. Lepik, On dynamic buckling of elastic-plastic beams, *International Journal of Non-Linear Mechanics*ǡVol. 35, pp. 721-734, 2000.

Archive of SID

مہندسی مکانیک مد*ر*س، بہمن 1394، دورہ 15، شما*ر*ہ 11 $104\,$