.
ماهنامه علمی پژوهشی

mme modares ac in

حل دقيق نيمه معكوس براي تغيير شكل الاستويلاستيك تير با مدل مادهي تواني

حسن بيڪ محمدلو 1 حميد اختراعي طوسي $^{\star 2}$

l - دانشجوی دکتری، مهندسی مکانیک، دانشگاه فردوسی مشهد، مشهد ۔
2- دانشیار، مهندسی مکانیک، دانشگاه فردوسی مشهد، مشهد * مشهد، كد يستى ekhteraee@um.ac.ir ،9177948944

Exact semi-inverse solutions for the elastoplastic deformation of beam with power law material model

Hassan BeikMohammadlou, Hamid EkhteraeiToussi

Department of Mechanical Engineering, Ferdowsi University of Mashhad, Mashhad, Iran. * P.O.B. 9177948944, Mashhad, Iran, ekhteraee@um.ac.ir

ARTICLE INFORMATION

Original Research Paper Received 21 February 2016 Accepted 31 May 2016 Available Online 02 July 2016

Keywords: Exact Beam Analysis Elastoplastic Solution Homotopy Method Adomian Method Variational Calculus

ہجاتے ،

.
د سعه

ABSTRACT

Engineering analyses of beams are based on the proper guesstimate of deformation fields. Up until now, the analyses of beams have been widely proposed and experienced in elastic region of materials behavior. This paper considers the elastoplastic engineering analysis of beams. In this regard, following the definition of a proper deformation pattern known as classical Euler-Bernoulli model and using the variational calculus principals the governing equations are extracted. In this analysis the behavior of material obeys the Romberg-Osgood model and yielding is based on the von Mises criterion. Different numerical solutions are suggested for the solution of these complicated equations in the literature. In this paper the exact solution is provided for a thin beam under the action of uniformly distributed load by using the two analytical methods of homotopy and Adomian for the clamped-clamped boundary conditions. In verification phase, the deformation of beam is compared with the results of Abaqus software. Different graphical representations are provided for the results of the analytical solutions and simulations. Using these data, the level of consistency between the simulated solutions on one side and the Adomian and homotopy techniques on the other side, are assessed. At the end, the validity of applying the classical engineering theory of beams in the elastoplastic analyses is discussed

$40.35 - 1$

صادق است. حل معادلات پیوستار بهدلیل غیرخطی و پیچیده بودن در مسائل کاربردی، بسیار دشوار یا اساسا غیر ممکن است. بدین سبب پژوهشگران به ناگزیر از روشهایی استفاده می نمایند که نیمی تحلیلی و نیمی دیگر مبتنی بر فرضیات و روابط شهودی هستند. در این روشها که تحت عنوان روشهای نیمه معکوس شناخته میشوند، معمولا تحلیلگر در آغاز یک حدس کلے ,برای میدان تغییر شکل ارائه میدهد. از تلفیق این میدان تغییر شکل با تعدادی از معادلات پایه از جمله شرایط تعادل در داخل و خارج سازه، روابط حاکم بر

بهدلیل اهمیت و کاربرد پدیده خمش در طراحی سازههای مهندسی، مطالعه این پدیده از دیرباز مورد توجه پژوهشگران بوده است. در راستای بهرهمندی بیشتر از توانایی مواد، امروزه طراحی و تحلیل تیرها و ورق ها در مسائل الاستوپلاستیک مورد توجه قرار گرفته است. انجام کار نظری در حوزه خمش به ارائه یک مدل ریاضی مناسب نیاز دارد. از آنجا که تیر به عنوان یک پیوستان مورد توجه قرار مے گیرد، مدل های ریاضی محیط پیوسته در مورد آن

. برای ارجاع به این مقاله از عبارت ذیل استفاده نمایید:
H. BeikMohammadlou, H. EkhteraeiToussi, Exact semi-inverse solutions for the elastoplastic deformation of beam with power law material model, *Modares Mechahieal*
۲. Engineering, Vol. 16, No. 6, pp. 259-270, 2016 (in Persian)

میدانهایی از جمله تغییر شکل، تنش و کرنش مشخص میشود. در تحلیل تیرها و ورقها اقسام این حدسهای اولیه با عناوینی از قبیل نظریه کلاسیک یا اولر برنولی'، نظریه مرتبه اول برشی یا تیموشنکو، نظریههای مراتب بالای برشی و نظریههای لایهای قابل مشاهده است. آنالیز خمش در شرایط الاستيك توسط برخي محققان انجام شده است. بهطور مثال زنكور [1] حل دقیق آنالیز خمش ورق و تیر با مقطع مستطیلی تحت بار گسترده را براساس میدان کلاسیک در شرایط الاستیک بهدست آورده است. لیم و همکاران [2] با استفاده از معادلات الاستيسيته روشي براي مطالعه خمش تيرها و ورقهاي نازک همگن و مستطیلی در شرایط تکیهگاهی دو سر مفصل ارائه دادهاند. لی و همكاران [3] خمش تيرهاي تابعي الاستيك با ميدان جابجايي كلاسيك را توسط ایدهبرداری از تیرهای همگن بهصورت تحلیلی مورد بررسی قرار دادهاند. خمش تیرهای مدرج تابعی یک سرگیردار در شرایط الاستیک غیرخطی بهوسیلهی کانگ و لی [4] انجام شده است. آکقوز و سپوالک [5] بر اساس تئوري الاستيسيتهي گراديان كرنش، يک مدل براي تغيير شكل برشي تیر برای بارگذاریهای استاتیکی و دینامیکی ارائه دادهاند.

اقسام متنوعی از تحلیلهای الاستوپلاستیک تیرها نیز در منابع قابل مشاهده است. بطور مثال حل تحلیلی خمش تیر با مقطع مستطیلی در شرايط الاستيک-کاملا پلاستيک بهوسيله ي استوک و هليلوويچ [6] پي گيري و انجام شده است. در این پژوهش، تحلیل براساس شرایط الاستیک پیش رفته و در مرحله استخراج معادلات، شرایط پلاستیک با تنش تسلیم ثابت در معادلات وارد شده است [6]. نی و ژانگ [7] حل بستهی تیر خمیدهی غیرهمگن در شرایط الاستوپلاستیک با بارگذاری خمش خالص را ارائه کردهاند. در سازهی تیر خمیده این امکان وجود دارد که از مختصات قطبی استفاده کرده و در نتیجه معادلات بهصورت بسته حل شوند. بهعبارت دیگر در این شرایط نیاز به تعریف میدان جابجایی و روشهای نیمه معکوس نیست.| البته در مقالهي مذكور، تنش تسليم ثابت درنظر گرفته شده است [7]. بين و وان ژی [8] یک راه حل تحلیلی برای بارگذاری سادهی خمش خالص تیر الاستوپلاستیک با درنظرگرفتن گشتاور تنش ارائه دادهاند. در تحقیق فوق از کرنشهای برشی صرفنظر شده و تنش تسلیم با مدل مادهی رامبرگ آزگود² درنظر گرفته شده است. به کارگیری روشهای عددی قابلیت تحلیل هندسهها و رفتارهای مکانیکی پیچیدهتر را هم ممکن نموده است. بطور مثال معارفدوست و کدخدایان [9] مقایسهای بین نتایج تئوریهای تغییر شکل و نموی در تحلیل کمانش الاستوپلاستیک صفحات نازک مستطیلی بهکمک روش عددی یک چهارم تفاضلی تعمیم یافته³انجام دادند. مدل مادهی بهکار رفته در پژوهش فوق رامبرگ آزگود بوده است. رمضان نژاد و همکاران [10] با به کارگیری تئوریهای تغییر شکل و نموی پلاستیسیته، تحلیل کمانش دینامیکی یک ورق مستطیلی را در شرایط الاستوپلاستیک بهصورت عددی مورد بررسی قرار دادهاند. در پژوهشی دیگر، توسط علیزاده و انصاری[11]، حل خمش میکروتیرهای یکسرگیردار بر اساس تئوری پلاستیسیتهی گرادیانی چن- ونگ انجام شده است. در پژوهش فوق، شرایط الاستیک و الاستيک-كاملا پلاستيک مورد تحليل قرار گرفته است. ابوالرعب و وویادجیس [12] بهصورتهای تحلیلی و آزمایشگاهی، پارامتر طول را برای تئوری گرادیان کرنش پلاستیک تعیین کردند. آنها شرایط را صرفا پلاستیک در نظر گرفته و از خواص الاستیک ماده صرفنظر کردهاند [12].

بهطور کلی با توجه به دستاوردهای ارائه شده در مراجع [6-12]، تحلیل الاستوپلاستیک تیرها یک رویکرد کاملا بدیع محسوب نمیشود. با اینحال تحلیل های منتشر شده منحصر به تحلیل تنش در مقاطع عرضی تیرها مانده است. اغلب تحلیلهای مهندسی به برآورد مناسبی از میزان تغییر شکل تیرها نیز نیاز دارند. بنابراین تحلیلهای جدیدتر باید پاسخی برای میدان تغییر شکل تیر الاستوپلاستیک ارائه دهند. امروزه با وجود یک پیشینه غنی از پژوهشهای مبتنی بر الگوهای مختلف، تغییر شکل مقاطع عرضی تیرهای الاستیک از یکسو و کاربرد حساب تغییرات و تئوریهای حدی در تعیین معادلات حاکم محیطهای الاستوپلاستیک از دیگر سو، زمینه برای بسط نظریههای مهندسی تیر در تحلیلهای الاستوپلاستیک که موضوع و نوآوری این تحقیق میباشد، مهیا گردیده است.

محدودیتها و خطاهای زیادی در اغلب مقالات تحلیلی مرتبط اعمال شده است که این تقریبها بهمنظور آسانسازی مدل یا حل سادهتر معادلات به کار رفتهاند. بهعنوان مثال در اغلب مراجع نام برده، حالت سادهی منحنی تنش كرنش الاستيك-كاملا پلاستيك در نظر گرفته شده است. تقريبهاى دقیقتر رفتار مادی مانند مدل مادهی رامبرگ آزگود منجر به روابط دشوارتر می شود و مورد توجه قرار نگرفته است. مهمتر اینکه در منابع موجود اغلب از فرض توزیع خطی کرنش از تار خنثی در کنار فرض تنش یک محوری استفاده می شود. این در حالی است که در شرایط کرنش صفحهای، تنشها صفحهای نخواهند بود. بهعبارت دیگر چند محوره بودن تنشها، شرایط آستانه و تداوم تسلیم را تحت تأثیر قرار خواهد داد. این به معنای آن است که انتظار می ود پاسخ تغییر شکل تیر در تحلیلهای نیمهمعکوس مشابه مقالهی اخیر، از پیشبینیهای قبلی دقیقتر باشد.

در راستای انجام یک تحلیل جامع نیمهمعکوس برای تغییر شکل الاستوپلاستیک تیرها در مقالهی حاضر، تیری با ابعاد، بارگذاری و شرایط مرزی دلخواه و رفتار مادهی الاستوپلاستیک غیرخطی بهصورت تحلیلی و دقیق مورد بررسی قرار گرفته است. برای بررسی صحت حل، چند نمونه با مقادیر و شرایط مشخص حل شده اند. بدین منظور ابتدا با ترکیب روابط مربوط به میدان جابجایی، کرنش- جابجایی، تنش-کرنش و با استفاده از اصل حداقل انرژی و اصول حساب تغییرات، معادلات دیفرانسیل حاکم استخراج شدهاند. برای شرایط الاستوپلاستیگ با درنظرگرفتن مدل رامبرگ- آزگود برای رفتار ماده و معیار تسلیم فن مایزز به عنوان شرط ورود به ناحیه پلاستیک، اثرات غیرخطی شرایط پلاستیک وارد مسأله شده است.

برخی روشهای تحلیلی برای حل معادلات غیرخطی از جمله روش هوموتویی قبلا آزموده شدهاند. لیائو از اولین کسانی است که از روش هوموتوبی برای حل تحلیلی معادلات غیرخطی استفاده کرده است [13]. همچنین لیائو تحقیقاتی در زمینهی مقایسهی نتایج روشهای پرتوربیشن⁴ و هوموتوپی انجام داده است [14]. لیانگ و جفری [15] نیز برای یک مسأله غیرخطی، مقایسهای بین نتایج روشهای پرتوربیشن و تحلیلی هوموتوپی انجام داده است. نتیجهی این تحقیقات نشان میدهد عملکرد روش تحلیلی هوموتویی مطلوبتر بوده و به پژوهشهای دیگران نزدیکتر است [14-16]. روش هوموتوپی، برای بسیاری از معادلات غیرخطی کارآیی بالایی داشته و از مزایای این روش، همگرایی بالا، عدم وابستگی به نقطه شروع حل و تضمین يكتايي جواب است [13-15]. رجبي و رمضاني [16] مدلى براى میکروتیرها⁵ی غیرخطی در شرایط الاستیک با میدان جابجایی کلاسیک ارائه

 1 Euler-Bernoulli

 $\frac{2}{3}$ Romberg Osgood
 $\frac{3}{3}$ GDO method

 $\frac{4}{5}$ perturbation
microbeams

مهندسی مکانیک مدرس، شهریور 1395، دوره 16،شماره 6

دادند. ایشان حل معادلات غیرخطی را به کمک روش تحلیلی و دقیق هوموتوپی انجام دادهاند. جعفری و سیفی [17] و جعفری و همکاران [18] با استفاده از روش تحلیلی دقیق هوموتوپی، معادله انتشار موج خطی و غیرخطی تیر را مورد تحلیل قرار دادهاند. بهزادی و همکاران [19] در زمینه کاربرد روش هوموتویی برای حل معادلات غیرخطی ولترا¹و فردهلم به شکل انتگرالی- دیفرانسیلی تحقیقاتی مبسوطی انجام دادهاند.

در مقاله حاضر، علاوه بر روش هوموتوپی، معادلات حاکم به روشی ابتکاری با ایده برداری از روش ادومیان نیز حل شدهاند. روش ادومیان -21] [20 ابزار تحلیل بخشی از معادلات دیفرانسیل - انتگرالی از جمله معادلات موسوم به معادلات فردهلم² نوع اول و دوم است. بسیاری از معادلات غیرخطی در پژوهشهای مختلف به کمک روش ادومیان حل شدهاند. در یک یژوهش، وازواز [22] برای محاسبه چندجملهایهای ادومیان در عملگر غيرخطي، الگوريتم جديدي ارائه داده است.

بابلیان و همکاران [23] مقایسهای بین روشهای هوموتوپی و ادومیان براي حل معادلات غيرخطي انتكرالي ولترا وفردهلم انجام دادهاند. اين تحقيق نشان میدهد نتایج روش هوموتوپی دقیقتر است. کومار و سینگ [24] در تحقیقاتی با اعمال یک ضریب نامعین در معادلات ادومیان (همانند روش هوموتوپی)، برای محاسبهی چندجملهای ادومیان در معادلات غیرخطی، دقت روش ادومیان را بهخوبی افزایش دادهاند. همچنین مقایسهی این نتایج با نتايج روش هوموتويي، نشان مىدهد كه اصلاحات اين ضريب نامعين، منجر به همخوانی مناسب دستاورد این دو روش میشود [24].

معادلات حاکم در سازههای الاستوپلاستیک بهخصوص برای مدل مادهی غیرخطی رامبرگ آزگود، منجر به معادلات غیرخطی دیفرانسیل انتگرالی پیچیدهای میشود. در اغلب تحقیقات قبلی، معادلات حاکم در سازههای الاستوپلاستیک به روشهای عددی حل شدهاند [6-12]. در این مقاله حل دقيق مسألهى تير الاستوپلاستيک مطرح خواهد شد. پاسخهاى عددى نسبت به روشهای حل تحلیلی دقیق، دارای خطاهای رایج محاسباتی و مشکل تکرارناپذیری هستند. در ضمن در این پژوهش، تحلیلها بر پایهی رفتار الاستوپلاستیک توانی یا مدل رامبرگ آزگود، بسط داده شده است.

در برخی تحقیقات در شرایط الاستیک، پژوهشگران برای حل معادلات در شرايط الاستيک خطى يا غيرخطى از روش تحليلى هوموتوپى³استفاده نمودهاند. در مقالهی حاضر، برای اولین بار، حل مسائل پلاستیسته غیرخطی به دو روش تحلیل دقیق و جداگانه، مبتنی بر تحلیل معادلات دیفرانسیلی-انتگرالی تحت عنوان روشهای هوموتوپی و ادومیان⁴ارائه شده است. نهایتا جوابهای بدست آمده از دو روش تحلیلی فوق با نتایج شبیهسازیهای نرمافزار آباكوس نيز مقايسه شدهاند.

2- مدل سازی نیمهمعکوس در تحلیل الاستوپلاستیک تیر

استخراج معادلات الاستيک تير از ترکيب معادلات تعادل، روابط هوک و معادلات کرنش جابجایی حاصل میشود. یکی از روشهای پیگیری این روند، استفاده از اصول حساب تغييرات است [25]. چنانچه استخراج معادلات حاكم بدون اعمال محدودیت بر هر یک از میدانهای مورد مطالعه پیگیری شود، معادلات دیفرانسیلی پارهای حاصل اساس یک رویکرد تحلیلی، موسوم به روش مستقیم را تشکیل میدهند. اغلب برای حل معادلات پیچیده حاصل

 (1)

^س آن میندسی مکا**ئیک مد**رس، شہریور 1395، دورہ 16،شمارہ 6

بهناگزیر باید از روش های عددی استفاده کرد که به دلیل خطاهای رایج محاسباتی، دقت کمتری دارند. در استخراج معادلات تیر الاستوپلاستیک، این پیچیدگیها به مراتب از معادلات تیر الاستیک بیشتر میشود. در این حالت وجود معیار تسلیم و رفتار غیر خطی مادی در پیچیدگی معادلات حاکم دخیل خواهند شد. لذا برای رفع بخشی از این مشکل، از روشهای نیمه معکوس استفاده میشود. یکی از این روشها تخمین میدان جابجایی است. در این مقاله یک تیر با شرایط کرانی دو سر درگیر تحت بارگسترده، در شرايط الاستيک و الاستوپلاستيک مورد تحليل قرار گرفته است. شكل 1 y بیانگر مختصات کلی و نحوه بارگذاری تیر است. x جهت طولی تیر، y جهت یهنای تیر (عمق تصویر) و z در جهت ارتفاع و بارگذاری می باشد. مطابق شکل 1، تیر در جهتهای x و z به ترتیب دارای ابعاد L، b و h است.

باوجود پیشینه غنی برای مقالات مبتنی بر روشهای نیمهمعکوس در تحلیلهای الاستیسیته و ارتعاشاتی، جای خالی این رویکرد ارزشمند تحلیلی در مطالعات الاستوپلاستیک، بهخوبی آشکار است. در این مقاله و در جایگاه استفاده از رویکرد نیمهمعکوس برای تحلیل تیرها، میدان تغییر شکل كلاسيك يا نظريه اويلر- برنولي براي تحليل الاستويلاستيك تيرها آزموده می شود. در این رویکرد از اثر تغییر شکل برشی عرضی صرفنظر می شود که در تیرهای نازک، باوجود چشمپوشی از این اثر، همچنان نتایج مناسبی بدست میآید؛ بهطوری که بنا به نتایج قابل دسترسی، هنگامی که نسبت طول به ضخامت یک تیر، کوچکتر از یک بیستم باشد، نظریه کلاسیک کاملا دارای نتايج مناسبي خواهد بود [1-9,3].

مطابق شکل 2 برای تیرهایی که در جهتهای بارگذاری و عرضی نازک و در امتداد طولی بلند هستند، میدان جابجایی کلاسیک به صورت رابطه (1) ۔
در نظر گرفته می شود:

 $U = u - zw'$ $V = 0$ $W = w$

در این معادلات V ، V و W بهترتیب جابجایی در جهتهای x y و z در هر نقطه از تیر میباشد. همچنین جابجایی در مقطع میانی تیر به ترتیب در جهتهای x و چ می باشند که فقط تابعی از x در نظر گرفته میشوند. به این ترتیب U تابعی از x و z خواهد بود. در این مقاله کلیه مشتق گیریها نسبت به x انجام میشود، بهطور مثال منظور از 'w و ''w بهترتیب مشتق اول و x دوم w نسبت به x است.

معادلات حاصل از اصل هميلتن يا حداقل انرژى يتانسيل [26-25] براى یک سازه در حالت کلی به صورت رابطه (2) است:

$$
\delta \iint \sigma_{ij} d\varepsilon_{ij}^{\text{tot}} dv - \delta \int f_i u_i dv - \delta \oint \sigma_i u_i ds = \mathbf{0}
$$
 (2)

در رابطه (2) عبارت اول مربوط به انرژی پتانسیل کرنشی، عبارت دوم اثر نیروهای حجمی و جمله سوم اثر نیروهای سطحی سازه است. در مسأله حاضر، تیری با پهنا و شرایط مرزی دلخواه تحت بارگستردهی q در نظر گرفته شده است. برای این مسأله ، معادله (2) به صورت رابطه (3) ساده می شود:

$$
\int \sigma_{ij} \delta \varepsilon_{ij}^{\text{tot}} dv = \delta \oint \sigma_i u_i ds
$$
\n14.
$$
\int \sigma_{ij} \delta \varepsilon_{ij}^{\text{tot}} dv = \delta \oint \sigma_i u_i ds
$$
\n25.
$$
\int \sigma_{ij} \delta \varepsilon_{ij}^{\text{tot}} dv = \int \sigma_i \delta \varepsilon_{ij}^{\text{tot}} dv
$$

روابط (1)، تنها مؤلفه غير صفر كرنش كل، از رابطه (4) قابل استخراج خواهد بود:

¹ Voltra ² Fered Holm

³ homotopy Analysis Method (HAM)
⁴ Adomian Decomposition Method (ADM)

$$
\sigma_x = \frac{E(\mathbf{1} - \nu)}{(1 + \nu)(1 - 2\nu)} (u' - zw'')
$$
(11)

$$
\sigma_y = \sigma_z = \frac{EV}{(1 + v)(1 - 2v)}(u' - zw'')
$$
(12)

به کمک معادله (11) و (12) منتجههای نیرو به صورت روابط (14,13)

$$
N = \int_{c} \sigma_{x} dA = E^{*} \int \mathbf{G}u' - zw'' \mathbf{d}A = E^{*}u'A_{0}
$$
\n(13)

$$
M = \int \sigma_x z dA = E^* \int (u' - zw'')z dA = -E^*w''I
$$
 (14)

$$
E^* = \frac{E(1-\nu)}{(1+\nu)(1-2\nu)}
$$

\n
$$
A = E^* A_0, I = \frac{b h^3}{12}
$$

\n
$$
\vdots
$$

\n
$$
u = 0 \text{ if } u = 0 \text{ if } u = \frac{b}{12}
$$

ىر حنتى صفر آست. همچنين از ترکیب معادلات (8)، (9) و (14) برای تیر دو سرگیردار میتوان رابطه (16) را نتيجه گرفت:

$$
w = \frac{q}{24E^*l}x^2(x - L)^2
$$
 (16)

كه w معادله خيز تير در جهت z است. در اين حالت نتيجه تحليل با نتايج ارائه شده در كتابهاى مقاومت مصالح، مانند [25]، مطابقت دارد.

2-2 معادلات حاكم بر تير الاستوپلاستيك

 (17)

میدان کرنش کل در حالت الاستوپلاستیک شامل دو بخش الاستیک و يلاستيک است:

$$
\varepsilon_{ij}^{\text{tot}} = \varepsilon_{ij}^{\text{e}} + \varepsilon_{ij}^{\text{p}}
$$

میدان کرنش کل برحسب جابجاییها در معادله (4) آمده است. با فرض تئوري تغيير شكل² [27,26] كه در آن تغيير شكل پلاستيک رخدادي غير نموی است و برمبنای معیار فن مایزز، رابطه تنشهای انحرافی بر حسب كرنش هاي پلاستيك بهصورت رابطه (18) خواهد بود:

$$
\varepsilon_{ij}^{\mathrm{p}} = \frac{3}{2} \frac{\bar{\varepsilon}^{\mathrm{p}}}{\bar{\sigma}} s_{ij} \tag{18}
$$

در این رابطه $\bar{\sigma}$ تنش مؤثر و $\bar{\varepsilon}^{\rm p}$ کرنش مؤثر هستند. همچنین مدل رامبرگ آزگود [27,26] برای رفتار یک محوری تنش-کرنش به صورت رابطه (19) است:

$$
\varepsilon^{\text{tot}} = \frac{\sigma}{E} + k \left(\frac{\sigma}{E} \right)^n \tag{19}
$$

كه با توجه به رابطه (17)، جمله اول رابطه (19) كرنش الاستيك و جمله دوم آن، كرنش پلاستيك است. با تركيب روابط (18) و (19)، رابطه (20) بدست می آید:

$$
\varepsilon_{ij}^{\mathrm{p}} = \frac{3}{2} \mathbf{I}_{E\left(\bar{\varepsilon}^{\mathrm{p}}\right)^{\frac{1}{n}-1}} \mathbf{I}_{Sij}
$$
(20)

از طرفی با مرتب کردن معادلات به صورت تنش بر حسب کرنش و تركيب معادلات (4) و (11) روابط (21-23) بدست مي آيند:

²deformation theory

Fig. 1 Loading and geometry of the studied beam

شکل 1 معرفی هندسه عمومی تیر بارگذاری شده

Fig. 2 Classical deformation field for a beam

شكل 2 تغيير شكل تير در نظريه كلاسيك

$$
z_{xx}^{\text{tot}} = \frac{\partial U}{\partial x} = u' - zw''
$$
\n(4)

$$
\int \sigma_x \delta(\mathbf{u}' - zw'') dA dx = -\int q \delta w dx \tag{5}
$$

$$
N = \int \sigma_x dA
$$

\n
$$
M = \int \sigma_x zdA
$$
\n(6)
\n
$$
\vdots
$$
\n(7)
$$
\vdots
$$
\n(8)
$$
\vdots
$$
\n(9)
$$
\vdots
$$
\n(10)
$$
\vdots
$$
\n(21)
$$
\vdots
$$
\n(32)
$$
\vdots
$$
\n(43)
$$
\vdots
$$
\n(54)
$$
\vdots
$$
\n(65)
$$
\vdots
$$
\n(76)
$$
\vdots
$$
\n(87)
$$
\vdots
$$
\n(99)
$$
\vdots
$$
\n(100)
$$
\vdots
$$
\n(11)
$$
\vdots
$$
\n(12)
$$
\vdots
$$
\n(13)
$$
\vdots
$$
\n(14)
$$
\vdots
$$
\n(15)
$$
\vdots
$$
\n(16)
$$
\vdots
$$
\n(17)
$$
\vdots
$$
\n(18)
$$
\vdots
$$
\n(19)
$$
\vdots
$$
\n(19)
$$
\vdots
$$
\n(10)
$$
\vdots
$$
\n(10)
$$
\vdots
$$
\n(10)
$$
\vdots
$$
\n(10)
$$
\vdots
$$
\n(11)
$$
\vdots
$$
\n(12)
$$
\vdots
$$
\n(13)
$$
\vdots
$$
\n(14)
$$
\vdots
$$
\n(16)
$$
\vdots
$$
\n(17)
$$
\vdots
$$
\n(18)
$$
\vdots
$$
\n(19)
$$
\vdots
$$
\n(19)
$$
\vdots
$$
\n(19)
$$
\vdots
$$
\n(19)
$$
\vdots
$$
\n(10)
$$
\vdots
$$
\n(10)
$$
\vdots
$$
\n(11)
$$
\vdots
$$
\n(12)
$$
\vdots
$$
\n(13)
$$
\vdots
$$
\n(14)
$$
\vdots
$$
\n(15)

$$
\int_0^L \mathbf{C} \delta u' - M \delta w'' \mathbf{J} \, dx = -\int_0^L q \delta w \, dx \tag{7}
$$

$$
N' = 0, M'' = q, N\delta u|_{0}^{L} = M\delta w'|_{0}^{L} = M''\delta w|_{0}^{L} = 0
$$
\n(8)\n
$$
\text{if } (3, 0) \text{ and } (4, 0) \text{ and } (5, 0) \text{ and } (7, 0) \text{ and } (8, 0) \text{ and } (9, 0) \text
$$

$$
u(\mathbf{0}) = u(L) = w(\mathbf{0}) = w(L) = w'(\mathbf{0}) = w'(L) = \mathbf{0}
$$
 (9)

1-2- معادلات تیر الاستیک با میدان جابجایی کلاسیک (اویلر برنولی) در تير الاستيک، کرنش کل با کرنش الاستيک برابر است. بنابراين در اين حالت، تنها كرنش الاستيك غيرصفر، همان رابطه (4) است. از طرفي با توجه به قانون هوك¹ [25] رابطه تنش كرنش به صورت رابطه (10) صادق است: $\sigma_{ij} = \frac{EV}{(1 + v)(1 - 2v)} \delta_{ij} \varepsilon_{kk} + 2G \varepsilon_{ij}$ (10)

 1 Hook

$$
\sigma_x = \frac{E}{(1-\nu)(1+2\nu)}[(u'-zw'')(1-\nu) - (\varepsilon_x^{\mathrm{p}})(1-z\nu)]
$$
\n(21)

$$
\sigma_{\mathbf{y}} = \frac{E}{(1-\nu)(1+2\nu)}[(u'-zw'')(\nu) - (\varepsilon_{\mathbf{y}}^{\mathbf{p}})(1-2\nu)] \quad (22)
$$

$$
\sigma_z = \frac{E}{(1-\nu)(1+2\nu)}[(u'-zw'')(\nu) - (\varepsilon_z^p)(1-2\nu)]
$$
 (23)
423) (21) 21) (22)

, ابطه (24) بدست مي آيد:

$$
\sigma_{\rm M} = \frac{\sigma_x + \sigma_y + \sigma_z}{3} = \frac{1}{3} \frac{E}{(1 - 2\nu)} (u' - zw'')
$$
(24)

تنشهای انحرافی از رابطه (25) بدست می آیند 26,25]:
\n
$$
s_{ij} = \sigma_{ij} - \sigma_{M} \delta_{ij}
$$
\n(25)

 d¿Y (28-26)]YÁ½YÂeÊ»,(25)Á (20)cÓ{Z »\̯eZ] భ

$$
\varepsilon_x^{\mathrm{p}} = \frac{3}{2} \left[\frac{k^n}{E(\varepsilon^{\mathrm{p}})^{\frac{1}{n}-1}} \right] \left(\frac{E}{1+\nu} \right) \left(\frac{2}{3} (u' - z w'') - \varepsilon_x^{\mathrm{p}} \right] \tag{26}
$$

$$
\varepsilon_{\mathcal{Y}}^{\mathbf{p}} = \frac{3}{2} \Big[\frac{k \bar{\mathbf{n}}}{E(\varepsilon^{\mathbf{p}})^{\frac{1}{\bar{\mathbf{n}}}-1}} \Big] \mathbf{I} \Big(\frac{-E}{1+\mathbf{v}} \Big) \mathbf{I} \Big(\frac{1}{3} (u' - zw'') + \varepsilon_{\mathcal{Y}}^{\mathbf{p}} \Big) \tag{27}
$$

$$
\varepsilon_z^{\mathrm{p}} = \frac{3}{2} \Big[\frac{k^{\frac{1}{n}}}{E(\varepsilon^{\mathrm{p}})^{\frac{1}{n}-1}} \Big] \Big(\frac{-E}{1+\nu} \Big) \Big[\frac{1}{3} (u' - zw'') + \varepsilon_z^{\mathrm{p}} \Big] \tag{28}
$$

بنا به تعریف کرنش مؤثر [27,26]، بەصورت **3/2** ق
$$
\varepsilon_{ij}^{\text{p}}
$$
 = **3/2** $\bar{\varepsilon}^{\text{p}}$

|Å{Ê»

$$
\bar{\varepsilon}^{\mathrm{p}} = \left[k^{\frac{1}{n}} (\bar{\varepsilon}^{\mathrm{p}})^{1-\frac{1}{n}} \right] \left[\frac{(u'-zw'')}{(1+v) + \frac{3}{2} k^{\frac{1}{n}} (\bar{\varepsilon}^{\mathrm{p}})^{1-\frac{1}{n}}} \right]
$$

= $-2\varepsilon_y^{\mathrm{p}} = -2\varepsilon_z^{\mathrm{p}} = \varepsilon_x^{\mathrm{p}}$ (29)

ËY { ºnu Ì̤e ¹| § ,(29) Ä]Y į dY ÄmÂe ¶]Z«

پلاستیک را ارضا می کند. یعنی:

$$
x + \varepsilon_y^{\text{p}} + \varepsilon_z^{\text{p}} = \mathbf{0}
$$
 (30)

نهایتا با تعریف کمیتهای:

$$
A = E^* A_0 , D = \frac{Eb}{(1+\nu)} , B = \frac{12(1-2\nu)}{\hbar^3 (1-\nu)} \tag{31}
$$
\n
$$
B = \frac{12(1-2\nu)}{\hbar^3 (1-\nu)} \tag{32}
$$

مىشوند:

$$
Au' - B \int_{-h/2}^{h/2} \bar{\epsilon}^p dz = c_1
$$
 (32)

$$
-Dw'' - B \int_{-h/2}^{h/2} \bar{\varepsilon}^p z dz = q \frac{x^2}{2} + c_2 x + c_3
$$
 (33)

$$
(u'-zw'') = (1+v)k^{-\frac{1}{n}}(\bar{\varepsilon}^p)^{\frac{1}{n}} + \frac{3}{2}(\bar{\varepsilon}^p)
$$
 (34)

به این ترتیب معادلات حاکم بهصورت دستگاه سه معادله سه مجهول تیر الاستوپلاستیک، شامل کرنش معادل پلاستیک در هر نقطه از تیر و $\cdot \tilde{\mathcal{E}}^{\text{p}}(\mathcal{X},Z)$ جابجاییهای تیر در جهتهای z و x، بهترتیب در قالب توابع و $u(x)$ بدست آمدهاند. در این حالت تغییر متغیر $u(x)$ و $w(x)$ معادلات دیفرانسیل (32) تا (34) را به معادلات جبری (غیر $W_2 = w^{\prime\prime}$ ديفرانسيلي) تبديل مى نمايد. همچنين اين سه معادله قابليت ادغام شدن دارند و میتوان به صورت رابطه (35)، دستگاه را به یک معادله انتگرالی غیر ديفرانسيلي تبديل كرد:

$$
a_0 \left(\bar{\varepsilon}^{\mathrm{p}}\right)^{\frac{1}{n}} + \frac{3}{2} \left(\bar{\varepsilon}^{\mathrm{p}}\right) = \frac{c_1}{A} + \frac{B}{A} \int\limits_{-h/2}^{h/2} \bar{\varepsilon}^{\mathrm{p}} dz + \frac{B}{D} z \int\limits_{-h/2}^{h/2} \bar{\varepsilon}^{\mathrm{p}} z dz
$$

$$
+ z \left(q \frac{x^2}{2} + c_2 x + c_3 \right) \tag{35}
$$

که در آن $k^{-\frac{1}{n}}$ **(۱ + ۰)** است. در این معادله ثابتهای c_1 ، c_2 و ، مجهول و بقیه ثابتها معلومند. مشاهده میشود معادله (35) یک معادله c_{3} انتگرالی غیرخطی و غیرصریح است. این معادله به لحاظ ساختاری یک معادله انتگرالی محسوب میشود. در صورت حل این معادله، در واقع تابع کرنش پلاستیک معادل، یعنی $\bar{\varepsilon}^\mathrm{p}$ $\pmb{\zeta}_i$ ، در هر نقطه از تیر تعیین خواهد شد. علاوه بر اهمیت کاربردی $\bar{\varepsilon}^{\mathrm{p}}(x, z)$ ، میتوان توسط آن خیز افقی و قائم تیر الاستوپلاستیک را نیز تعیین کرد. برای این منظور، با جاگذاری تابع کرنش u' (x) پلاستیک معادل بدست آمده در معادلات (32) و (33)، توابع و $w^{\prime\prime}$ تعیین میشوند. سپس با درنظرگرفتن یک ثابت انتگرالگیری مجهول برای u، دو ثابت انتگرال گیری مجهول برای w و سه ثابت مجهول و c_3 ، در مجموع 6 ثابت مجهول در معادلات وجود خواهد داشت که c_2 ، c_1 به کمک 6 شرط مرزی رابطه (9)، قابل تعیین هستند. در ادامه دو روش تحليلي و دقيق ادوميان و هوموتوپي براي حل معادله (35)، ارائه ميشود.

Ìe ¶Ì¸ve { ½ZÌ»Á{Y Ã| sÔY Á {]Z¯ Á ʧ » -3 الاسته بلاستيك

معادلات انتگرالی معمولا با اسامی مختلفی نامگذاری میشوند. بهطور مثال معادله انتگرالی غیرخطی فردهلم به صورت کلی (36) میباشد:

$$
u(x) = f(x) + \lambda \int_{0}^{L} K(x, t) F[u(t)]dt
$$
 (36)

در این معادله تابع مجهول $u(x)$ در داخل و خارج انتگرال ظاهر شده $u(x)$ $f(x)$ است. $F(u(t))$ یست. $F(u(t))$ تابعی غیرخطی از مجهول $u(t)$ است. توابع $K(x,t)$ و توابعی معلوم و A یک پارامتر مستقل از t است [20-24].

 $\begin{pmatrix} 2 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0$ از مقايسه معادله حاكم بر ميدان كرنش الاستوپلاستيك تير در رابطههای (35) و (36) میتوان نتیجه گرفت رابطه (35) معرف نوعی معادله انتگرالی فردهلم می باشد. در ادامه یک روش تحلیلی تحت عنوان روش ادومیان برای پاسخیابی معادله حاکم بر میدان کرنش الاستوپلاستیک در رابطه (35)، كه الكُويي مشابه با معادله انتگرالي غيرخطي فردهلم دارد، به كار گرفته مے شود.

روش ادومیان بر این پایه استوار است که تابع مجهول $u(x)$ به صورت رابطه (37) مجزاسازی شود.

$$
u(x) = \sum_{n=0}^{\infty} u_n(x)
$$
 (37)

که جملات این سری به ازای $n \geq \mathbf{0}$ با یک روند بازگشتی تعیین می شوند. در معادله انتگرالی غیرخطی فردهلم به فرم معادله (36)، جمله (38) غیرخطی $F(u(t))$ با چندجملهایهای ادومیان بهصورت رابطه (38) جايگزين ميشوند:

$$
A_n = \frac{1}{n!} \frac{d^n}{d\lambda^n} \left[F \sum_{n=0}^{\infty} \lambda^i u_i(x) \right] \big|_{\lambda=0}
$$
 (38)

بەطور نمونە:

 $\varepsilon_{\chi}^{\mathrm{r}}$

 $h/2$

A₀ = F(u₀)
\nA₁ = u₁(
$$
\frac{d}{du_0}
$$
)F(u₀)
\nA₂ = u₂($\frac{d}{du_0}$)F(u₀) + ($\frac{u_1^2}{2!}$)($\frac{d^2}{du_0^2}$)F(u₀) (39)
\n $\frac{d}{dx}$ = (40) u₀ (37)

: $(n \geq 0)$

$$
u_0(x) = f_1(x)
$$

\n
$$
u_1(x) = f_2(x) + \lambda \int_0^L K(x, t) A_0(t) dt
$$

\n
$$
u_{n+1}(x) = \lambda \int_0^L K(x, t) A_{n+1}(t) dt
$$
\n(40)

ª]Z» .{ÂÊ» ¾ÌÌ e ݑ)ݔ([Ze (37) Ä]Y Y Ã{Z¨fY Z] dËZÆ¿ { dYÃ|¾Ì¼eÁ¾ËYÊËY´¼Å [22-20]mY»

,®ÌfÔaÂfÓYÌe¶Ì¸ve {½ZÌ»Á{YÁÉ̳Z¯Ä]¥|ÅZ]µZu {ÂÊ»ÊË¿Z] (41)Ä]YcÂÄ] (35)Ä·{Z »Y|f]Y

$$
F(\bar{\varepsilon}^{p}(x, z)) = \frac{c_1}{A} + \frac{B}{A} \int_{-h/2}^{h/2} \bar{\varepsilon}^{p} dz + \frac{B}{D} z \int_{-h/2}^{h/2} \bar{\varepsilon}^{p} z dz
$$

+
$$
z(q \frac{x^{2}}{2} + c_{2} x + c_{3})
$$
(41)

$$
F(\bar{\varepsilon}^{\mathbf{p}}(x,z)) = a_0(\bar{\varepsilon}^{\mathbf{p}})^{\frac{1}{n}} + \frac{3}{2}(\bar{\varepsilon}^{\mathbf{p}})
$$
(42)

(44,43)]YÁcÂÄ] ½ZÌ»Á{YÉZÅÉYĸ¼m|Àq Y|f]Y ,ZfY¾ËY { {ÂÊ»¦Ë e

$$
F(\bar{\varepsilon}^{\mathbf{p}}(x, z)) = \sum_{n=0}^{\infty} A_n(x, z)
$$
 (43)

$$
\bar{\varepsilon}^{\mathbf{p}}(\mathbf{x},z) = \sum_{n=0}^{\infty} \varepsilon_n(\mathbf{x},z)
$$
 (44)

$$
A_0 + A_1 + A_2 + A_3 + \cdots =
$$
\n
$$
A_0 + A_1 + A_2 + A_3 + \cdots =
$$
\n
$$
\frac{c_1}{A} + \frac{B}{A} \int_{-\frac{b}{2}}^{\frac{h}{2}} (c_0(x, z) + \varepsilon_1(x, z) + \cdots) dz +
$$
\n
$$
\frac{B}{D} Z \int_{-\frac{b}{2}}^{\frac{h}{2}} z((\varepsilon_0(x, z) + \varepsilon_1(x, z) + \cdots) dz +
$$
\n
$$
Z(q^{\frac{2}{2}} + c_2 x + c_3)
$$
\n(45)

 $\frac{4\pi}{16}$, **1** $\ln > 10$ كان تعريف ضرب X به صول $\frac{1}{2}$ \ln $\frac{1}{2}$ \ln $\frac{1}{2}$ \ln $\frac{1}{2}$ \ln (50) (60)
 $\ln(10) = \beta H(\mathbf{C})R_m G_{m-1}(\mathbf{C})$ (50)
 $\ln(10) = \beta H(\mathbf{C})R_m G_{m-1}(\mathbf{C})$ (50)
 $\ln(10) = \beta H(\mathbf{C})R_m$ \overline{a} در واقع هدف يافتن پاسخ (45) است. براي اين منظور به كمك معادلات (39) و (40) هريک از جملات تابع هدف تعيين مي شوند. بعد از محاسبه ي هر تعداد جمله دلخواه، با استفاده از معادله (44)، كرنش پلاستيك هر نقطه از تیر $\bar{\varepsilon}^{\mathrm{p}}(x_{\scriptscriptstyle \rm I} z)$ ، بهصورت یک تابع بهدست میآید. نهایتا بهکمک پاسخ قو با استفاده از معادلات (32) و (33)، میدان جابجایی تیر مشخص EP (x,z میشود. نمونهای از شیوه پاسخیابی معادله (45) برای یک مسأله کلی در ييوست الف ارائه شده است.

ʸ̸ve Á Y Ã{Z¨fY Z] ®ÌfÔaÂfÓY Ìe Ä·{Z » ¶u -4 ھوموتوپي

در روش هوموتوپی، معادله دیفرانسیلی انتگرالی غیرخطی بهشکل کلی τ درنظر گرفته میشود که در آن N یک عملگر غیرخطی، N [$g(\tau)$] = 0 متغیر مستقل و $g(\tau)$ تابع مجهول است [14,13]. معادله مرتبه صفرم هوموتوپی بهصورت رابطه (46) است:

 $(1 - P)L[\phi(\tau, P) - g_0(\tau)] = P\beta H(\tau)N[\phi(\tau, P)]$ (46) $\beta \neq \beta \neq \beta$ که در آن P ∈ [0,1] یک متغیر جدید و $\beta \neq \beta$ متغیری غیرصفر، و g_0 (t) یک تابع کمکی است. l یک عملگر خطی کمکی است. $H(\tau) \neq \bm{0}$ $g(\tau)$ یک حدس اولیه برای $g(\tau)$ و $\phi(\tau, P)$ یک تابع نامعلوم است. به ازای

9 = 0
$$
\phi(\tau, \mathbf{1}) = g(\tau)
$$
 و 0,0) $\phi(\tau, \mathbf{1}) = g(\tau)$ بەترتىب 40°0) و 00°0) و تغيير 1 از مفر تا يک، 90°00 لازىدى 40°000 تا 40°000 تا
جواب مطلوب 10°0 تغيير مى كند. با استفاده از سرى تيلور مىتوان رابطه
(47) را نوشت:

$$
\phi(\tau, P) = g_0(\tau) + \sum_{m=1}^{\infty} g_m(\tau) P^m
$$
\n
$$
\Rightarrow g_0(\tau) = g_0(\tau) + \sum_{m=1}^{\infty} g_m(\tau) P^m
$$
\n
$$
\Rightarrow g_0(\tau) = g_0(\tau) + \sum_{m=1}^{\infty} g_m(\tau) P^m
$$
\n
$$
\Rightarrow g_0(\tau) = g_0(\tau) + \sum_{m=1}^{\infty} g_m(\tau) P^m
$$
\n
$$
\Rightarrow g_0(\tau) = g_0(\tau) + \sum_{m=1}^{\infty} g_m(\tau) P^m
$$
\n
$$
\Rightarrow g_0(\tau) = g_0(\tau) + \sum_{m=1}^{\infty} g_m(\tau) P^m
$$
\n
$$
\Rightarrow g_0(\tau) = g_0(\tau) + \sum_{m=1}^{\infty} g_m(\tau) P^m
$$

 $g_m(\tau) = \frac{1}{m}$ $m!$ $\partial^m \phi(\tau, P)$ $\frac{\partial P^m}{\partial P^m}$ | $_{P=0}$ (48) اگر تابع كمكي، عملگر خطي كمكي، متغير كمكي و حدس اوليه درست

باشد، آنگاه می توان رابطه (49) را نوشت:

$$
g(\tau) = g_0(\tau) + \sum_{m=1}^{\infty} g_m(\tau)
$$
 (49)

ا تعریف ضریب χ بهصورت 11 $m > 1$, 1 $\chi_m = \{0 | m \leq 1, 1 | m > 1\}$ انجام برخی عملیات ریاضی می توان رابطه (50) را نوشت:

 $L[g_m(\tau) - \chi_m g_{m-1}(\tau)] = \beta H(\tau) R_m(\vec{g}_{m-1}(\tau))$ (50) ݃ിሺɒ)={݃ ¶°Ä] ݃ി(߬) ËeZ» ሺɒ),݃^ଵ ሺɒ), . . . , ݃ሺɒ)} است. تعداد جملات هر سطر ماتریس \vec{g}_m ، برابر با 1 + n میباشد. برای R_{m+1} $\widehat{\mathcal{G}}_{m}(\tau)$ كنترل ميزان دقت حل، تابع خطا تعريف ميشود. تابع خطا ا_: ,ايطه (51) به دست مي آيد:

$$
R_{m+1}[\vec{g}_m(\tau)] = \frac{1}{m!} \frac{\partial^m N[\phi(\tau, P)]}{\partial P^m} |_{P=0}
$$
(51)

با به کار بردن عملگر L^{-1} در دو طرف رابطه (50)، رابطه (52) مىشود:

 $g_m(\tau) = \chi_m g_{m-1}(\tau) + \beta L^{-1} [H(\tau) R_m \mathbb{G}_{m-1}(\tau))]$ (52) m لار نهایت با ترکیب جوابهای جزئی طبق رابطه زیر، جواب معادله تا .
با جمله بهدست مي آيد:

$$
g(\mathbf{t}) = \sum_{m=0}^{M} g_m(\mathbf{t})
$$
 (53)

 $m=0$
بەطور مشخص وقتی $\infty \to M \to \infty$ ، معادله (52) جواب دقیق معادله (46) خواهد بود اما محاسبات معمولا تا جایی ادامه می بابد که دقت مورد نظر حاصل شود.

حال در راستای هماهنگسازی روش تحلیلی هوموتویی برای تحلیل تیر الاستوپلاستیک میتوان نوشت: ﴿

$$
N[\bar{\varepsilon}^{\mathbf{p}}(x,z)] = -a_0 (\bar{\varepsilon}^{\mathbf{p}}(x,z))^{\frac{1}{n}} - \frac{3}{2} \bar{\varepsilon}^{\mathbf{p}}(x,z) + \frac{c_1}{A} +
$$
\n
$$
\frac{B}{A} \int_{-\frac{h}{2}}^{\frac{h}{2}} \bar{\varepsilon}^{\mathbf{p}}(x,z) dz + \frac{B}{D} z \int_{-\frac{h}{2}}^{\frac{h}{2}} \bar{\varepsilon}^{\mathbf{p}}(x,z) z dz
$$
\n
$$
+ z (q \frac{x^2}{2} + c_2 x + c_3) = 0 \tag{54}
$$
\n
$$
\text{and } (49) \text{ and } (19) \text{ and } (19) \text{ and } (10) \text{ and } (11) \text{ and } (12) \text{ and } (13) \text{ and } (14) \text{ and } (15) \text{ and } (16) \text{ and } (17) \text{ and } (18) \text{ and } (19) \text{ and } (10) \text{ and } (11) \text{ and } (12) \text{ and } (13) \text{ and } (14) \text{ and } (15) \text{ and } (16) \text{ and } (17) \text{ and } (18) \text{ and } (19) \text{ and } (10) \text{ and } (11) \text{ and } (12) \text{ and } (13) \text{ and } (14) \text{ and } (15) \text{ and } (16) \text{ and } (17) \text{ and } (18) \text{ and } (19) \text{ and } (19) \text
$$

$$
\bar{\varepsilon}^{\mathbf{p}}(x,z) = \sum_{m=0}^{\infty} \varepsilon_m(x,z)
$$
 (55)

عملگر خطی L در رابطه (50) برای تحلیل الاستوپلاستیک در سادهترین صورت ممکن به شکل رابطه (56) قابل آرائه است:

$$
L[\bar{\varepsilon}^{\mathrm{p}}(x, z)] = \bar{\varepsilon}^{\mathrm{p}}(x, z)
$$
 (56)

بنابراین میتوان رابطه (57 را توشت:

$$
L[\varepsilon_m(\mathbf{x}_I z) - \chi_m \varepsilon_{m-1}(\mathbf{x}_I z)] = \beta R_m(\widetilde{\varepsilon}_{m-1}(\mathbf{x}_I z))
$$
 (57)

حل تأثير مي گذارد و انتخاب ميان اين دو (تعداد جملات يا مرتبه عملگر) به انتخاب كاربر بستگى خواهد داشت.

بههمین منظور در اینجا چند اپراتور مختلف مورد بررسی قرار گرفته است و مشابه مرجع رديف [16-18] حاصل تأثير اپراتور خطى كننده L روى تابع برابر خود تابع است. همچنین تابع کمکی H(x,z) که در رابطه (46) به كار رفته است، برابر واحد درنظر گرفته شده است. اين انتخاب با توجه به دقت کافی و سادگی در حلهای انجام شده و نیز بهپشتوانهی استفادهی اپراتور خطی در مراجع مختلف از جمله مرجع [16-18] در مسأله ای مشابه، انجام شده است. علاوه بر اینها ه $\bm{\beta} \neq \beta$ متغیری غیرصفر و البته دلخواه است که مقدار آن به شدت در نتایج تأثیر گذار است. اما طبق نتایج مراجع دیگر از جمله مرجع رديف [16-18] و نيز نتايج اين مقاله مشاهده مىشود، هرچه تعداد جملات بیشتری از سری تابع هدف مورد استفاده قرار گیرد، تأثیر مقدار انتخابی β کمتر خواهد بود.

بهمنظور ايجاد ساختار معادله (51)، با انجام برخي عمليات رياضي و به كمك رابطه (50)، معادله خطا بهصورت رابطه (58) نوشته مىشود:

$$
R_m[\vec{\varepsilon}_{m-1}(\mathbf{x}, \mathbf{z})] = \frac{-a_0}{(m-1)!} \frac{\partial^{m-1} \mathbf{I}(\phi(\mathbf{x}, \mathbf{z}, P))\vec{n}}{\partial P^{m-1}}|_{P=0}
$$

+
$$
\frac{B}{A} \int_{-h/2}^{\infty} \varepsilon_{m-1}(\mathbf{x}, \mathbf{z}) d\mathbf{z} + \frac{B}{D} \mathbf{z} \int_{-h/2}^{h/2} z \varepsilon_{m-1}(\mathbf{x}, \mathbf{z}) d\mathbf{z}
$$

+
$$
(\mathbf{I} - \chi_m) \mathbf{I}_{A}^{c_1} + \frac{z}{D} \left(q \frac{x^2}{2} + c_2 x + c_3 \right) \mathbf{I} - \frac{3}{2} \varepsilon_{m-1}(\mathbf{x}, \mathbf{z}) \qquad (58)
$$

به این ترتیب جملات مختلف ε_m بهدست آمدهاند. برای انجام فرایند حل دقیق و یافتن جواب مسأله، مقادیر مختلف پارامترها، در ε_m ها جایگزین میشوند. سپس از رابطه (54) تابع کرنش پلاستیک مؤثر در تمام نقاط تیر الاستوپلاستیک حاصل میشود. در ادامه با جایگذاری، تابع کرنش پلاستیک مؤثر بهدست آمده در روابط (32) و (33) میدان جابجایی در تمام نقاط تیر ^ا الاستوپلاستیک بهدست می آید. نمونهای از پاسخیابی معادله (58) برای یک مسأله کلی در پیوست ب ارائه شده است.

5- بررسي نتايج

در بخشهای قبل نظریه جامعی برای تحلیل نیمه معکوس الاستوپلاستیک تنش و تغییر شکل در تیرها ارائه گردید. حال کاربرد نظریه توسعه داده شده در بخشهای قبلی، برای تحلیل بارگذاری یک تیر منشوری از جنس آلومینیوم Al7075-T6 در شرایط کرانی دو سر درگیر با مشخصات هندسی و مادي مطابق جدول 1 به كمك مرجع [9] مورد بررسي قرار مي گيرد.

اولین گام درمطالعه پاسخها، اعتبارسنجی نتایج و میزان انطباق آنها با واقعیات تجربی است. بدین منظور در آغاز، نتایج تحلیل با نتایج شبیهسازی رایانهای مقایسه می شوند.

1-5- شبیهسازی با نرم افزار آباکوس

به موازات مقایسه نتایج حاصل از شیوههای مختلف تحلیلی، مسأله تیر مورد بررسی در محیط نرم افزار آباکوس¹ نیز مورد تحلیل قرار گرفته است. در مرحله شبیهسازی ابعاد تیر و خواص ماده کاملا مشابه با مقادیر بهکار رفته در نتایج تحلیلی استفاده شده است. در این شبیهسازی، تیر بهصورت یک مدل سهبعدی مورد تحلیل قرار گرفته است. المان به کار رفته برای شبیهسازی در نرمافزار آباکوس از نوع $\mathrm{C3D8R}^2$ بوده است. سازهی مورد بررسی همانند

An 8-node linear brick, reduced integration, hourglass control

 \overline{A} ABAQUS

بهمنظور کسب اطمینان از دستیابی به شبیهسازی مناسب برای یک بارگذاری مشخص، آزمون حساسیت مش انجام شده است. برای این منظور به ازای تعداد المان بندیهای متفاوت، شبیهسازی تکرار شده است. نتایج آزمون حساسیت و مش بهینه در شکل 3 آمده است. بعد از تعیین ابعاد مش بهینه، کلیهی شبیهسازیها برای تیرهای الاستوپلاستیک، با استفاده از مشبندی بهينه انجام شده است.

5-2- نتايج تحليلي تير الاستيك

بهطور معمول در نظریههای سنتی مقاومت مصالح در تحلیل تیر، همزمان ضمن در نظر گرفتن الگوی مشخص برای تغییر شکل، رابطه تنش و کرنش در امتداد طولی مشابه خمش خالص و بهصورت یک محوره در نظر گرفته می شود. به این ترتیب همواره کاربران در ارتباط دادن مؤلفههای تنش و کرنش با مشکلاتی مواجه هستند. مثلا در حالی که این الگوی تغییر شکل .
باعث تولید مؤلفه برشی تنش نمیشود، به کمک اصول تعادل، مؤلفه تنش برشی استخراج می هود. به عبارت دیگر در تحلیل مقاومت مصالح، قیود تحلیلی غیر واقعی و بیش از حد است. در مقابل در یک روش تغییراتی نیمه معکوس که با فرض میدان تغییر شکل مشخص شروع میشود، همواره سازگاری تنشها و تغییر شکلها حفظ میشود. بر این اساس و با فرض الگوی کرنش صفحه ای، نتایج تحلیل برای تیر دو سر گیردار، برای جابجائی طولی منجر به رابطه $u = 0$ می گردد که از این لحاظ فرضیات مقاومت مصالح، با نتايج اين تحليل هماهنگ است. همچنين نتايج شبيهسازي نيز اين موضوع را تائید می کند. در شکل 4 نتایج بی بعد شدهی خیز در جهت قائم برای یک تیر دو سر گیردار تحت بار گسترده یکنواخت در شرایط الاستیک آمده است. همچنان که انتظار می٫ود، پاسخ این مقاله بسیار به پاسخ محققین دیگر مانند [5] که مبتنی بر نظریههای تیر کلاسیک³و برشی مرتبه اول⁴بوده است، نزدیک است. در شکل4 همچنین نتایج با شبیهسازی آباکوس مقایسه و نزدیکی جوابها تائید شده است.

5-3- نتايج تحليلي تير الاستوپلاستيک با رفتار رامبرگ آزگود

در این بخش پاسخ معادلات دیفرانسیلی- انتگرالی ارائه شده در بخش 2 برای تحلیل خمش یک تیر دو سر گیردار نوعی تحت بار دلخواه با هندسه و مصالح معرفی شده در جدول 1 مورد مطالعه قرار میگیرد. بهدلیل ماهیت تکراری روشهای حل ادومیان و هوموتوپی که در بخشهای 3 و 4 معرفی شدند،

بخش های تحلیلی، دارای خواص الاستوپلاستیک بوده و مدل مادهی رامبرگ-آزگود برای آن به کار رفته است. برای اعمال مدل مادهی رامبرگ- آزگود در نرمافزار آباكوس، ابتدا به كمك جدول 1 و رابطه (19)، چندين زوج مرتب تنش- كرنش براي AL7075-T6 توليد شده است. هرچند طبق اين رابطه، از شروع بارگذاری سازه دارای کرنشهای ترکیبی الاستوپلاستیک خواهد بود، اما واضح است که با توجه به انتخاب مقدار 10.9 برای توان سخت شوندگی، بهازای کرنشهای کوچک، بخش الاستیک به مراتب بزرگتر از بخش پلاستیک است و برعکس. بنابراین میتوان گفت در رابطه (19) جمله اول نماینده بخش الاستیک و جمله دوم نمایندهی بخش پلاستیک است. به این ترتیب با انتخاب یک کرنش بسیار کوچک به عنوان مرز این دو ناحیه، کرنش شروع تسلیم مقید گردیده و زوج مرتبهای تنش- کرنش مناسب برای استفاده در شبیهسازی آباکوس فراهم میشود.

 $\frac{3}{4}$ Euler Bernoli beam theory (EBT)

پیش از شروع به کارگیری آنها، حصول اطمینان از همگرایی تحلیلها ضرورت دارد. توجه میگردد که روش تحلیلی هوموتوپی، همان طور که در معادله (57) و نیز در پیوست ب مشاهده میشود، همگرایی وابسته به ضریب β دارد. به عبارت دیگر بایستی تحلیل حساسیت جوابهای روش تحلیلی هوموتوپی نسبت به ضريب β انجام شود.

در شکل 5 تأثیر ضریب β در خیز ماکزیمم تیر برای مرتبههای مختلف روش هوموتوبی مطالعه شده است. منظور از مرتبهی n م در روش هوموتوبی، حضور nامین جمله در سری هوموتویی است. شکل 5 نشان می دهد به ازای جمله مرتبهی ششم، تغییرات ضریب β در خیز ماکزیمم تیر، بسیار ناچیز است. بهطوری که خطای محاسباتی بهازای جمله مرتبه ششم، حدود 0.01 درصد است. این بدان معناست که برای حل به روش هوموتویی در معادله (55) تنها استفاده از مجموع شش جمله اول سرى كفايت مى كند.

نتایج تحلیل نشان می دهد در شرایط الاستوپلاستیک با استفاده از هر دو روش تحلیلی هوموتوپی و اد<mark>ومیان، برای تیر</mark> دو سر گیردار، خیز افقی در مقطع مياني طولي تير نزديک بەصفر خواھد بود (0 ≈)). يعني با وجودي که در حالت الاستوپلاستیک تابع u در معادلات وارد شده است، مقدار محاسبه شده برای آن مشابه تحلیلهای [1-5] قابل چشمپوشی است.

جدول 1 پارامترهای مدل الاستوپلاستیک رامبرگ ازگود برای AL7075-T6 [9] Table 1 Elastoplastic parameters of Romberg- Osgood model for **AT 7075T6 193**

$h(m)$ $B(m)$ $L(m)$			$E(\text{GPa})$ کمت	
0.05 0.05		1 10.9 3.94×10^{21} 0.32 72.4		مقدا,

Fig. 4 Non-dimensional vertical deflection for the slender clamped beam under uniform load action

شکل 4 خیز قائم بیبعد شده تیر دوسر گیردار تحت بار گسترده ثابت برای تیر بلند

شکل 6 نمونهای از توزیع خیز قائم بی بعد شده w/h برای تیر الاستوپلاستیک دو سر گیردار بر مبنای دو روش تحلیلی هوموتوپی و ادومیان و نیز شبیهسازی آباکوس را نشان میدهد. با توجه به دقت کافی اشاره شده در توضیح شکل 5 و برای فراهم ساختن امکان مقایسه مناسب، در هردو روش تحلیلی از شش جمله ابتدایی سری استفاده شده است. بر مبنای این نمودار نتایج تحلیل دقیق دو روش هوموتوپی و ادومیان با نتایج شبیهسازی تطابق خوبی دارند. با این حال برای اطمینان از کفایت این روش ها برای تحلیل، لازم است نمودارهای تنش و کرنش نیز مورد توجه قرار گیرد. بدین منظور در شکل 7 نتایج حاصل از تحلیل تنش الاستوپلاستیک در راستای طول تیر دو سر گیردار، برای توزیع تنش در ارتفاع $h/\mathbf{4}$ از خط میانی تیر ارائه شده است. این نمودار برپایهی نتایج روشهای هوموتوپی و ادومیان و شبیهسازی نرم افزار آباکوس ترسیم شده است. وجود هماهنگی میان شیوههای دو روش تحلیلی با نتایج واقعی برای تیر نازک در این شکل دیده مى شود.

البته همانطور که ملاحظه میشود، نتایج روش هوموتوپی در مقایسه با روش ادومیان، به نتایج شبیهسازی نزدیکتر هستند. برای توجیه این مطلب بایستی به وجود پارامتر آزاد β در روش هوموتویی اشاره کرد. نتایج محققین قبلی [24,23] در زمینهی مقایسهی این دو روش ریاضی برای معادلات غیرخطی، بیانگر این واقعیت است که در صورت استفاده از ضریب β بهینه، روش هوموتویی نتایج دقیقتری نسبت به روش ادومیان خواهد داشت. توجه شود که معادلات اولیهی روش ادومیان فاقد چنین ضریبی است.

در شکلهای 8، 9 و 10 بهترتیب منحنیهای تراز خیز قائم، تنش و

Fig. 5 The effect of β factor on maximum deflection of beam in different orders of homotopy method

شکل 5 تأثیر ضریب β در خیز بیشینه تیر برای مرتبههای مختلف روش هوموتوپی

Fig. 6 Non-dimensional vertical deflection of elastoplastic beam centerline

شکل 6 خیز قائم بیبعد شده در محور میانی تیر الاستوپلاستیک

تغییرات تنش در جهت x و تنش معادل (فنمایزز) در مقطع L/2 را برای . وش های مختلف نشان مے دهد.

Fig. 10 Analytical and simulation results for the contours of plastic $strain(m/m)$ in elastoplastic beam

شکل 10 نتایج تحلیل و شبیهسازی برای منحنیهای تراز کرنش پلاستیک در تیر لاستويلاستيك

Fig. 11 Analytical and simulation results for the $\sigma_{\rm g}$ component at the mid-span cross section of elastoplastic beam

شکل 11 نتایج تحلیل و شبیهسازی برای مؤلفه σ_x تنش در مقطع عرضی میانه تیر الاستوپلاستيک

Fig. 12 Analytical and simulation results for the mid-span transversal distribution of $\bar{\sigma}$ in the elastoplastic beam

Fig. 13 Analytical and simulation results for the mid-span transversal distribution of $\varepsilon_r^{\mathfrak{p}}$ in the elastoplastic beam

شکل 13 نتایج تحلیل و شبیهسازی برای توزیع $\varepsilon_{x}^{\text{p}}$ در مقطع عرضی میانه تیر الاستوبلاستيك

Fig. 7 Longitudinal distribution of $\bar{\sigma}$ at a distance $h/4$ above the elastoplastic beam centerline

شكل 7 توزيع طولي $\bar{\sigma}$ در فاصله 1⁄4 بالاي محور مياني تير الاستوپلاستيک

کرنش پلاستیک تیر در شرایط الاستوپلاستیک حاصل از نتایج تحلیلی و شبیهسازی با رفتار رامبرگ آزگود ترسیم شده است. زمینهی سیاه و سفید منحنی ترازها، حاصل از شبیه سازی و خطوط سفید رنگ کانتورها حاصل از حل دقیق تحلیلی هوموتویی است. با توجه به نتایج نزدیک دو روش هوموتوپی و ادومیان، هر سه نمودار 8 تا 10 مطلوب بودن نتایج دو روش تحلیلی هوموتوپی و ادومیان را در مقایسه با شبیهسازی نشان میدهند. از شکلهای 8 تا 10 نکتهی جالب دیگری نیز استنباط می شود. با ملاحظه این اشکال پیداست که شدت تغییرات خیز قائم، تنش و کرنش پلاستیک در منحنیهای تراز کاملا با هم متفاوت است. بهطوریکه در شکلهای 8 و 9 کانتورهای تغییرات خیز قائم و تنش در طول تیر به شکلی تقسیم شدهاند که ابعاد این تقسیمات قابل مقایسه با یکدیگر است. در حالی که شکل 10 نشان میدهد کانتور تغییرات کرنش پلاستیک در دو سر و وسط تیر بسیار شدیدتر∎ از سایر قسمتهای تیر است. در واقع تغییرات کرنش پلاستیک در بخش بسیار عمدهای از تیر کاملا ملایم است و در بخشی کوچک از تیر - دو سر تیر و وسط تیر- این شدت تغییرات بسیار زیاد است. در ادامه نتایج تحلیل های هوموتويي و ادوميان در مقاطع عرضي تير بطور كمي نيز بررسي مي شود. در شکلهای 11 تا 15 نتایج دو روش تحلیلی و نتایج شبیهسازی در مقطع میانی طول تیر، $L/2$ ، مقایسهی شدهاند. شکلهای 11 و 12 به ترتیب

Fig. 8 A composite analytical-simulation illustration for the contours of vertically deflected points(mm) in elastoplastic beam **شکل 8** تصویرمر کب تحلیلی- شبیهسازی برای منحنیهای تراز نقاطی با جابجائی

فائم مشابه در تیر الاستوپلاستیک

Fig. 9 Analytical and simulation results for the contours of von-Mises stress(Pa) in elastoplastic beam

شکل 9 نتایج تحلیل و شبیهسازی برای منحنی تراز تنش ون- میسز در تیر الاستويلاستيك

همچنین شکلهای 13، 14 و 15 در مقطع L/**2** به ترتیب بیانگر نحوهی α تغییرات کرنش در جهت x کرنش پلاستیک معادل وکرنش کل برای روشهای مختلف است. نمودارهای 11 تا 15 نشان میدهد روشهای تحلیلی مذکور در مقاطع عرضی نیز با نتایج شبیهسازی همخوانی دارند و به پاسخ-یابی مناسبی دست یافتهاند.

بعد از اطمینان از همخوانی نتایج حل دقیق روشهای هوموتوپی و ادومیان با نتایج شبیهسازی، در شکلهای 16 تا 20 نمودارهای مختلف روش هوموتویی در 3 مقطع عرضی ارائه شده است. شکلهای 16 و 17 به ترتیب $L/3$ $L/2$ تغییرات تنش در جهت x و تنش معادل فن مایزز در مقاطع 1/4 را برای روش هوموتوپی نشان میدهد. همچنین شکلهای 18، 19 و α با استفاده از روش هوموتوپی به ترتیب بیانگر تغییرات کرنش در جهت x کرنش پلاستیک معادل (فنمایزز) و کرنش کل برای مقاطع مختلف است.نمودارهای 16 تا 20 قابلیت روشهای جل دقیق ارائه شده در معرفی یاسخ برای نواحی مختلف میدان تغییر شکل را نشان میدهد. همانطور که ملاحظه میشود، این تصاویر به گونهای مرتب شدهاند که وضعیت مقاطع عرضی در مواضع مختلف معرفی شوند. بهطوری که مقطع L/4 در محدوده کاملا الاستیک و مقطع L/**2** کاملا در محدوده الاستوپلاستیک قرار گرفته 0.2cm است. در حالي كه مقطع $L/3$ تقريبا در محدوده ارتفاع 0.2cm- تا کاملا الاستیک و در باقی نواحی کاملا در شرایط الاستوپلاستیک قرار دارد.

این موضوع بیانگر آن است که روشهای تحلیلی هوموتویی و ادومیان در مسأله ی حاضر برای مقادیر مختلف بار گسترده قابل کاربرد است. فارغ از

Fig. 14 Analytical and simulation results for the mid-span transversal distribution of $\bar{\varepsilon}^{\mathrm{p}}$ in the elastoplastic beam

شکل 14 نتایج تحلیل و شبیهسازی برای توزیع $\bar{\varepsilon}^{\mathrm{p}}$ در مقطع عرضی میانه تیر الاستويلاستيك

Fig. 15 Analytical and simulation results for the mid-span transversal distribution of $\varepsilon_{x}^{\text{tot}}$ in the elastoplastic beam شكل 15 مقايسه كرنش كل در جهتx در مقطع عرضي L/**2** حاصل از نتايج تحليلي و شبیهسازی تیر الاستوپلاستیک

اینکه تیر در شرایط کاملا الاستیک باقی بماند یا آنکه بخشی از تیر و حتی همهی تیر وارد شرایط الاستوپلاستیک شده و دارای کرنش پلاستیک باشد، شيوه تحليل پاسخگو و نتايج تحليل قابل استفاده است.

6- جمع بندي و نتيجه گيري

د, این مقاله تحلیل الاستویلاستیک تیرهای نازک به روش تحلیلی مورد توجه قرار گرفته است. در مدلسازی نیمه معکوس یا مهندسی تیر از الگوی

Fig. 16 A comparison of σ_x at several cross sections of elastoplastic beam obtained by homotopy method

شکل 16 مقایسه σ_x حاصل از روش هوموتوپی در مقاطع عرضی مختلف تیر الاستويلاستيك

Fig. 17 A comparison of $\bar{\sigma}$ at several cross sections of elastoplastic beam obtained by homotopy method

شکل 17 مقایسه $\bar{\sigma}$ حاصل از روش هوموتوپی در مقاطع عرضی مختلف تیر الاستوبلاستيك 0.5 0.4 A 0.3 section of L/2 0.2 section of $L/3$ 0.1 \bigcap section of L/4 \overline{h} Ω -0.1 -0.2 -0.3 -0.4 -0.5 -0.05 0.05 0.1 -0.1 Ω Plastic strain in x direction (m/m)

Fig. 18 A comparison of ε_r^{p} at several cross sections of the elastoplastic beam obtained by homotopy method

شکل 18 مقایسه کرنش پلاستیک در جهت x حاصل از روش هوموتویی در مقاطع عرضى مختلف تير الاستوپلاستيک

Fig. 19 A comparison of $\bar{\varepsilon}^{\rm p}$ at several sections of elastoplastic beam, obtained by homotopy method

شکل 19 مقایسه کرنش پلاستیک معادل حاصل از روش هوموتوپی در مقاطع عرضی مختلف تير الاستوپلاستيک

Fig. 20 A comparison of $\varepsilon_{\rm v}^{\rm tot}$ at several cross sections of the lelastoplastic beam, obtained by homotopy method **شکل 20** مقایسه کرنش کل در جهت x حاصل از روش هوموتوپی در مقاطع عرضی مختلف تبر الاستوبلاستيك

جابجایی کلاسیک استفاده و معادلات حاکم بر تحلیل الاستوپلاستیک تیر به روشهای تغییراتی استخراج شده است. معادلات دیفرانسیلی- انتگرالی حاکم بدون سادهسازی در الگوی تغییر شکل و تنش و نیز بدون پاری گرفتن از روشهای عددی و تنها بر پایهی روشهای تحلیلی، پاسخیابی شدهاند. برای یک تیر نوعی فلزی با هندسه و مصالح مشخص میدانهای تغییرشکل الاستوپلاستیک ، کرنش و تنش استخراج شدهاند. از نرم افزار آباکوس برای اعتبار سنجى نتايج استفاده شده است.

نتایج نشان داده است که در تیر نازک مورد بررسی، میدانهای تنش و کرنش الاستوپلاستیک حاصل از فرض میدان جابجایی کلاسیک و به کار گیری روشهای تحلیل هوموتوپی و ادومیان بهخوبی با میدانهای حاصل از شبیهسازی مطابقت دارند. همچنین ملاحظه میشود هماهنگ با حجم وسیعتر عملیات در روش هوموتوپی، دقت این روش نیز از روش ادومیان بيشتر است.

بارگذاری اعمال شده به نحوی بوده است که در مقاطع مختلف عرضی تیر، شرایط متفاوت الاستیک یا الاستوپلاستیک ایجاد شده است. در تمامی این مقاطع، نتایج روشهای تحلیلی هوموتویی، ادومیان و شبیهسازی همخوانی مناسبی داشتهاند. این بدان معناست که وجود نسبتهای مختلف از تغيير شكل الاستيک يا پلاستيک آسيبي به دقت عمل روشهاي تحليلي وارد نکړ ده است.

فرمول بندی این مقاله منحصر به تیر دو سر گیردار و بارگذاری با بار گسترده بوده است. اما با توجه به اینکه در فرایند تحلیل، تأثیر شرایط کرانی و نوع بار در انتهای مرحله محاسبات دخالت داده می شود، لذا با اندکی تغییر، نتایج برای اقسام شرایط تکیهگاهی و انواع بارگذاری قابل تعمیم است و محاسبات مجدد مسأله ی جدید، در مقایسه با حجم نتایج قابل حصول بسیار کوچک خواهد بود.

7- سەست

 (62)

ا شەد:

7-1- ييوست الف

به منظور پاسخ يابي معادله (44)، در آغاز تحليل، جمله اول به شكل رابطه (59) در نظر گرفته می شود:

$$
a_0 \varepsilon_0^{\frac{1}{n}} + \frac{3}{2} \varepsilon_0 = a_0 + \frac{3}{2}
$$
 (59)

در نتیجه 1 $\varepsilon_0 = \varepsilon_0 = \varepsilon_0$ بدست می|ید. برای محاسبهی جملات بعدی با استفاده از سری ادومیان بهصورت رابطه (60) عمل می شود:

$$
a_0 \bigoplus_{\epsilon_0} \epsilon_0^{\frac{1}{n}-1} + \frac{3}{2} = 1.5013
$$
 (60)

.
مثلا برای 41 و 51 میتوان روابط (62,61) را نوشت:

$$
A_1 = \varepsilon_1 \mathbf{I} a_0 \frac{1}{n} \varepsilon_0^{\frac{1}{n} - 1} + \frac{3}{2} \mathbf{I}
$$

= $\frac{B}{A} \int_{-\frac{h}{2}}^{\frac{h}{2}} \varepsilon_0 dz + \frac{B}{D} z \int_{-\frac{h}{2}}^{\frac{h}{2}} \varepsilon_0 z dz + \frac{c_1}{A} - (a_0 + \frac{3}{2})$ (61)

 ε_1 = 3.5263h + (155.53 × 10⁹bh)⁻¹c₁ - 1.008

برای جملات بعدی نیز با برخی محاسبات ریاضی رابطه (63) نتیجه

$$
A_2 = \varepsilon_2 F'(\varepsilon_0) + \frac{\varepsilon_1^2}{2} F''(\varepsilon_0)
$$

= $\frac{B}{A} \int_{-\frac{h}{2}}^{\frac{h}{2}} \varepsilon_1 dz + \frac{B}{D} z \int_{-\frac{h}{2}}^{\frac{h}{2}} \varepsilon_1 z dz + \frac{c_3}{D} z$ (63)

$$
\varepsilon_2 = 0.0004 \varepsilon_1^2 + 0.353 \varepsilon_1 + 0.666 \frac{3}{D} z \tag{64}
$$
\n
$$
A_3 = \varepsilon_3 F'(\varepsilon_0) + \varepsilon_1 \varepsilon_2 F''(\varepsilon_0) + \frac{\varepsilon_1^3}{L} F'''(\varepsilon_0)
$$

$$
= \frac{B}{A} \int_{-\frac{h}{2}}^{\frac{h}{2}} \varepsilon_2 dz + \frac{B}{D} z \int_{-\frac{h}{2}}^{\frac{h}{2}} \varepsilon_2 z dz + \frac{c_2}{D} x z
$$
(65)

$$
\varepsilon_3 = [-0.25\varepsilon_1^3 + 0.364\varepsilon_1^2 + 124.5\varepsilon_1 + +235.1\frac{c_3}{D}z
$$

0.5328 $\frac{c_3}{D}$ z\varepsilon_1 + 666 $\frac{c_2}{D}$ xz] × 10⁻³ (66)

$$
A_4 = \varepsilon_4 F'(\varepsilon_0) + \left(\frac{1}{2}\varepsilon_2^2 + \varepsilon_1 \varepsilon_3\right) F''(\varepsilon_0) + ...
$$

= $\frac{B}{A} \int_{-\frac{h}{2}}^{\frac{h}{2}} \varepsilon_3 dz + \frac{B}{D} z \int_{-\frac{h}{2}}^{\frac{h}{2}} \varepsilon_3 z dz + \frac{q}{2D} x^2 z$ (67)

$$
A_4 = \begin{bmatrix} 1 & 1 & 1 \\ 1 & 5 & 0 \end{bmatrix} 1.3\varepsilon_4 - 1.2(0.5\varepsilon_2^2 + \varepsilon_1 \varepsilon_3) + 1.15 \varepsilon_1^2 \varepsilon_2 -0.2775\varepsilon_1^4 \mathbf{1} \times 10^{-3} \\ -0.2775\varepsilon_1^4 \mathbf{1} \times 10^{-3} \\ 1501.3\varepsilon_4 - 0.6\varepsilon_2^2 - 1.2\varepsilon_1 \varepsilon_3 - 1.15\varepsilon_1^2 + 0.2775\varepsilon_1^4 \\ = \frac{500q}{D} x^2 z - 0.13\varepsilon_1^3 + 0.19\varepsilon_1^2 + 66\varepsilon_1 + 0.19\varepsilon_1^2 + 66\varepsilon_1^2 + 0.19\varepsilon_1^2 + 0.19\varepsilon_
$$

- *Engineering Science*, Vol. 70, pp. 1–14, 2013. [6] B. Stok , M. Halilovic, Analytical solutions in elasto-plastic bending of beams with rectangular cross section, *Applied Mathematical Modelling,* Vol*.* 33, No. 3, pp. 1749–1760, 2009.
- [7] G. Nie, Zh. Zhong, Closed-form solutions for elastoplastic pure bending of a curved beam with material inhomogenity, *Acta Mechanica Solida Sinica*, Vol. 27, No. 1, pp. 54-64, 2014.
- [8] J. Bin, Ch. Wanji, A new analytical solution of pure bending beam in couple stress elasto-plasticity: Theory and applications, *International Journal of Solids and Structures,* Vol. 47, No. 6, pp. 779–785, 2010.
- [9] M. Maarefdoust, M. Kadkhodayan, A comparison between the incremental and deformation theories to analyze elastoplastic buckling of thin rectangular plates by GDQ method, *Modares Mechanical Engineering,* Vol. 12, No.3, pp. 11-26, 2012. (in Persian فارسی)
- [10] H. RamezannezhadAzarboni, M. Darvizeh, A. Darvizeh, R. Ansari, Application of deformation and incremental theory of plasticity in the dynamic buckling of rectangular Elastoplastic plate, *Modares Mechanical Engineering*, Vol. 15, No. 5, pp. 25-33, 2015. (in Persian_e)
- [11] H. Alizadeh, R. Ansari, Bending analysis of micro cantilevers based on the Chen-Wang strain gradient plasticity theory, *Modares Mechanical Engineering*, Vol. 15, No. 2, pp. 198-204, 2015. (in Persian₍فارسی)
- [12] R. K. Abu Al-Rub, G. Z. Voyiadjis, Analytical and experimental determination of the material intrinsic length scale of strain gradient plasticity theory from micro- and nano-indentation experiments, *International Journal of Plasticity,* Vol. 20, No. 6, pp. 1139-1182, 2004.
- [13] S. J. Liao, On the homotopy analysis method for nonlinear problem, *Applied Mathematics and Computation,* Vol. 147, No. 2, pp. 499–513, 2004.
- [14] S. J. Liao, Comparison between the homotopy analysis method and homotopy perturbation method, *Applied Mathematics and Computation*, Vol. 169, No. 2, pp. 1186–1194, 2005.
- [15] S. Liang, D. J. Jeffrey, Comparison of homotopy analysis method and homotopy perturbation method through an evolution equation, *Communications in Nonlinear Science and Numerical Simulation*, Vol. 14, No. 12, pp. 4057–4064, 2009.
- [16] F. Rajabi, Sh. Ramezani, A nonlinear microbeam model based on strain gradient elasticity theory, *Acta Mechanica Solida Sinica,* Vol. 26, No. 1, 2013.
- [17] H. Jafari, S. Seifi, Homotopy analysis method for solving linear and nonlinear fractional diffusion_ware equation, *Communications in Nonlinear Science and Numerical Simulation*, Vol. 14, No. 5, pp. 2006–2012, 2009.
- [18] H. Jafari , A. Golbabai , S. Seifi, K. Sayevand, Homotopy analysis method for solving multi-term linear and nonlinear diffusion_wave equations of fractional order, *Computers and Mathematics with Applications*, Vol. 59, No. 3, pp. 1337-1344, 2010.
- [19] Sh. S. Behzadi, S. Abbasbandy, T. Allahviranloo, A.Yildirim, Application of homotopy analysis method for solving a class of nonlinear Volltra-Fredholm intergo-differential equations, *Journal of Applied Analysis and Computation,* Vol. 2, No. 2, pp. 127-136, 2012.
- [20] G. Adomian, Nonlinear Stochastic Operator Equations*, Journal of Mathematical Analysis and* Applications, Vol. 55, No. 2, pp. 441-452, 1976.
- [21] G. Adomian, *Solving Frontier Problems of Physics: The Decomposition Method,* pp. 23-254, Boston: Kluwer, HA, 1994.
- [22] A. M. Wazwaz, A new algorithm for calculating Adomian polynomials for nonlinear operators, *Applied Mathematics and Computation,* Vol. 111, pp. 53-69, 2000.
- [23] E. Babolian, A. R. Vahidi, Z. Azimzadeh, A comparison between the Homotopy perturbation method and Adomian's decomposition method for solving nonlinear Volterra integral equations, *Tarbiat Moallem University,* Vol. 11, No. 2, pp. 155-160, 2012. [24] M. Kumar, N. Singh, Modified Adomian decomposition method and
- computer implementation for solving singular boundary value problems arising in various physical problems, *Computers and Chemical Engineering,* Vol. 34, No. 11, pp. 1750-1760, 2010.
- [25] F. P. Beer, E. R. Johnston, J. T. Dewolf, D. F. Mazurek, *Mechanics of materials,* sixth edition, pp. 88-264, New York: McGraw-Hill, 2012.
- [26] K. Washizu, *Variational Methods in Elasticity and Plasticity,* second edition, pp. 10-420, New York: Pergamon Press, 1975. [27] H. L. Langhaar, *Energy Methods in Applied Mechanics,* pp. 35-320, New
- York: Wiley, 1989.

$$
+(\frac{2}{D})(0.28c_3\varepsilon_1 + 124.5c_3 + 352.6c_2x) \tag{69}
$$

۰ - ۰۰
طور خلاصهتر و با حذف جملات خیلی کوچکتر، رابطه (70) نتیجه

۰

 $\varepsilon_1 = \beta R_1$

$$
\varepsilon_4 \times 10^6 = (0.0004)\{(0.4\varepsilon_1^2)^2 + (353\varepsilon_1)^2 + (66\varepsilon_0^2 z)^2 + (0.4\varepsilon_1^2)(706\varepsilon_1 + 1332\frac{c_3}{D}z) + (706\varepsilon_1)\left(66\varepsilon_0^2 z\right) - 500\varepsilon_1^4 + 728\varepsilon_1^3 + 249000\varepsilon_1^2 + 1065.\varepsilon_0^2 z\varepsilon_1^2 + 470200\frac{c_3}{D}z\varepsilon_1 + 1332000\frac{c_2}{D}xz\varepsilon_1\} + 44000\varepsilon_1 + 185\varepsilon_1^4 + 127\varepsilon_1^2 - 0.766\left(0.4\varepsilon_1^4 + 353\varepsilon_1^3 + 666\frac{c_3}{D}z\varepsilon_1^2\right) - 87\varepsilon_1^3 \quad (70)
$$

 [dÂÌa -7-2

به منظور ياسخيابي معادله (58) مي توان مراحل ذيل را انجام داد. ابتدا با در نظرگرفتن $\varepsilon_0 = a$ ، جملات مختلف بەصورت روابط (72,71) بەدست ہے ایند:

$$
R_1 = -a_0 - \frac{3}{2} + \frac{B}{A}h + \frac{c_1}{A} + \frac{1}{D}z(q\frac{x^2}{2} + c_2x + c_3)
$$
(71)

$$
(72)
$$

Archive of SID |Å{Ê»ÄnÌf¿Ä¯ ܴ^ଶ = ߚ]൬െܽ െ 3 2 + ܤ ܣ ݄ + ܿଵ ܣ ൰ ൬ െܽ ݊ െ 3 2 + ܤ ܣ ݄൰ ⁺ (73) 1 ܦ ݍ)ݖ ݔ ଶ 2 + ܿଶݔ + ܿ^ଷ)(െܽ ݊ െ 3 2 + ܤ ܦ ݄ ଷ 12)] :{ÂÊ»nÀ» (76-74)]YÁÄ]Á

$$
\varepsilon_2 = \varepsilon_1 + \beta R_2 \tag{74}
$$

$$
R_3 = \frac{-a_0}{2n} \left[\left(\frac{1}{n} - 1 \right) \beta^2 R_1^2 + \beta (R_1 + R_2) \right] - \frac{3}{2} \beta (R_1 + R_2)
$$

+ $\frac{B}{2} \int \beta (R_1 + R_2) dz + \frac{B}{2} \int z \beta (R_1 + R_2) dz$ (75)

$$
+\frac{B}{A}\int \beta (R_1 + R_2) dz + \frac{B}{D}z \int z\beta (R_1 + R_2) dz \qquad (75)
$$

\n
$$
\varepsilon_3 = \varepsilon_2 + \beta R_3 \qquad (76)
$$

$$
3 \t\t (7)
$$

بههمین ترتیب برای جملات بعدی الی آخر.

mY» -8

- [1] A. M. Zenkour, Exact mixed-classical solutions for the bending analysis of shear deformable rectangular plates, *Applied Mathematical Modelling,* Vol.
- 27, No. 7, pp. 515–534, 2003. [2] C. W. Lim, S. Cui, W. A. Yao, On new symplectic elasticity approach for exact bending solutions of rectangular thin plates with two opposite sides simply supported, *International Journal of Solids and Structures,* Vol. 44, No. 16, pp. 5396-5411, 2007.
- [3] Sh. R. Li, D. F. Cao, Z. Q. Wan, Bending solutions of FGM Timoshenko beams from those of the homogenous Euler–Bernoulli beams, *Applied Mathematical Modelling,* Vol. 37, No. 10, pp. 7077–7085, 2013.
- [4] Y. A. Kang, X. F. Li, Bending of functionally graded cantilever beam with power-law non-linearity subjected to an end force, *International Journal of Non-Linear Mechanics,* Vol. 44, No. 6, pp. 696-703, 2009.
- [5] B. Akgoz, O. Civalek, A size-dependent shear deformation beam model based on the strain gradient elasticity theory, *International Journal of*