

آنالیز ترموالاستیک ارتعاشی کوپل برای یک تیر اویلر- برنولی

محسن جباری دانشکده مهندسی مکانیک، دانشگاه آزاد تهران جنوب، تهران، ایران علی علائی دانشکده مهندسی مکانیک، دانشگاه تربیت دبیر شهید رجائی ، تهران، ایران

حسین دهبانی مرکز آموزش علمی کاربردی شرکت تولیدی قند کرج، البرز، ایران ۱۴۰۰-۳-۲۰ :تاریخ پذیرش ۱۴۰۰-۲-۱۴۰۰ :تاریخ دریافت

چکیده: دراین مقاله حل تحلیلی ارتعاشات ترموالاستیک کوپل برای تیر اویلر-برنولی مورد بررسی قرار گرفته است. به این منظور معادله حاکم بر ارتعاش تیر در جابجایی عرضی با استفاده از تئوری تیر اویلر- برنولی برای ماده همگن و هموژن استخراج شده است. در ادامه معادله دینامیکی تیر به صورت تحلیلی و با استفاده از بسط فوریه سینوسی حل شده است. در پایان مثالهای عددی با اعمال شرایط مرزی مختلف به شکل شوکهای مکانیکی و حرارتی بصورت تابع دیراک به تیر وارد شده و منحنیهایی دو بعدی با استفاده از بسط فوریه سینوسی حل شده است. در پایان مثالهای عددی با اعمال شرایط مرزی مختلف به شکل شوکهای مکانیکی و حرارتی بصورت تابع دیراک به تیر وارد شده و منحنیهایی دو بعدی جابجایی عرضی و گشتاور حرارتی بر و برای زمانهای مختلف ترسیم شده است . سیشانی موج که مشخصه مسائل کوپله هستند در گرافها مشاهده شده است.

واژههای کلیدی: تیر اویلر-برنولی، ارتعاش ترموالاستیک کوپل، حل تحلیلی

۱. مقدمه

تنشهای حرارتی و مسائل ارتعاشاتی ناشی از حرارت در تیرها، صفحات، پوستهها و سازههای سه بعدی به عنوان مسائل کلاسیک و پرکاربرد همواره مورد توجه قرار گرفته اند. همچنین تحلیل ارتعاشات ترموالاستیک در حالت کوپله ، به دلیل اثرات نامطلوب کوپله که بر روی تیرها به وجود آمده و باعث مستهلک شدن زود هنگام آنها می گردد، حائز اهمیت می باشد. در سالهای اخیر تحقیقات قابل توجهی بر روی این موضوع صورت گرفته است که از جمله این پژوهش ها می توان به مقالات زیر اشاره کرد: اسلامی و واحدی [1] در سال ۱۹۸۸ روش اجزا محدود گالرکین را برای مسائل دو بعدی و سه بعدی تیر ترموالاستیسیته کوپل پیشنهاد کردند. اندرسون و همکاران [2] در سال ۲۰۰۱ برای به دست آوردن حل عددی ارتعاشات تیر نامحدود اویلر-برنولی که بر روی بستر خطی الاستیک کلوین-ویت قرار داشته و تحت تأثیر بار متحرک یکنواخت بود از روش المان محدود استفاده کردند. ژائو و همکارانش [3] در سال ۲۰۰۹ ارتعاشات ترموالاستیسیته کوپله برای یک تیر متحرک بر اساس تیر اویلر-برنولی را با استفاده از روش تفاضلات مربعی مورد بررسی قرار داشته و تحت تأثیر بار متحرک یکنواخت بود از روش المان محدود برنولی را با استفاده از روش تفاضلات مربعی مورد بررسی قرار دادند. انصاری و همکارانش [4] در سال ۲۰۰۹ ایند برنولی را با استفاده از روش تفاضلات مربعی مورد بررسی قرار دادند. انصاری و همکارانش [4] در سال 2011 قرار دادند. جباری و همکاران [5] در سال ۲۰۱۱ از یک روش کاملا تحلیلی برای حل معادلات ترموالاستیسیته کوپل در یک سیلندر تو خالی استفاده کردند. در این روش شرایط مرزی مکانیکی و حرارتی ، نیروی حجمی ، منبع گرما و در عمومی ترین حالت در نظر گرفته شده است. آنها از تابع دلتا دیراک به عنوان شوک های حرارتی و مکانیکی بر روی سطح خارجی استوانه برای بررسی رفتار جابجایی و حرارت کوپل استفاده کردند. ژائو و هانگ [6] در سال ۲۰۱۸ اثرات دما بر روی تیر اویلر-برنولی را با شرایط مرزی معافر استفاده کردند. ژائو و هانگ [6] در سال ۲۰۱۸ اثرات دما بر روی تیر اویلر-برنولی را با شرایط مرزی متقارن و غیر متقارن بررسی کردند. ژائو و هانگ [6] در سال ۲۰۱۸ اثرات دما بر روی تیر اویلر-برنولی را با شرایط مرزی متقارن و غیر متقارن بررسی کردند. آنها با استفاده از اصل همیلتون ، معادلات دیفرانسیل جزیی توسعه یافته ای را با شرایط مرزی متقارن و فر متقارن بررسی کردند. آنها با استفاده از اصل همیلتون ، معادلات دیفرانسیل جزیی توسعه یافته ای را با شرایط مرزی متقارن و فر متقارن بررسی کردند. آنها با استفاده از اصل همیلتون ، معادلات دیفرانسیل جزیی توسعه یافته ای را با شرایط مرزی محوش کار گرفتن بارهای مکانیکی و حرارتی ارایه کردند و حرکت صفحه ای را با استفاده از روش گالرکین به یک دستگاه معادلات دیفرانسیل معمولی تبدیل کردند. سپس حل تخمینی را با استفاده از روش لیندستدت-پوانکاره و روش مولتی اسکیل معادلات دیفرانسیل معمولی تبدیل کردند. سپس حل تخمینی را با استفاده از روش لیندستدت-پوانکاره و روش مولتی اسکیل معادلات دیفرانسیل معمولی تبدیل کردند. سپس حل تخمینی را با استفاده از روش لیندستدت-پوانکاره و روش مولتی اسکیل معادلات دیفرانسیل معمولی تبدیل کردند. سپس حل تخمینی را با استفاده از روش لیندستدت-پوانکاره و روش مولتی اسکیل معادلات دیفرانسی در مال ۲۰۲۰ و شارما [7] در سال ۲۰۲۰ تنش نرمال ، تنش برشی و خیز تیر رابرای رابرای مواد مدرج تابعی، تحت بارگذاری و دمای های مختلف با استفاده از نرم افزار انسیس مورد بررسی قرار دادند.

هدف از انجام تحقیق حا ضر بیان ارتعاش ترموالا ستیک در یک تیر اویلر-برنولی در شرایط کوپله ا ست که درآن با ا ستخراج روابط کوپله یک بعدی در مختصات کارتزین برای یک تیر مستطیلی با استفاده از سری فوریه سینوسی و اعمال شرایط مرزی مختلف به شکل شوکهای مکانیکی و حرارتی بصورت تابع دیراک ، جابجایی W=W(x,t) در جهت محور Z و گشتاور حرارتی M_T بدست آمده و ترسیم شده اند. درفصل اول چکیده و مروری مختصر از مقالات منتشر شده در زمینه تئوری ترموالاستیسیته کوپل ذکر گردیده است. درفصل دوم معادله ترموالاستیسیته کوپل تیر اویلر-برنولی استخراج شده شده است. درفصل سوم معادلات ناویر با استفاده از سریهای فوری سینوسی حل شده است ودرفصل چهارم نتایج عددی به شکل گراف ترسیم و مورد بحث قرار گرفته است.

۲. استخراج روابط اولیه و معادلات ترموالاستیسیته کوپل حاکم در تیر اویلر -برنولی

یک تیر الاستیک یک سر گیردار همانند شکل زیر با طول L ، عرض b و ضخامت h به ترتیب در جهت های Y ، X و Z در نظر گرفته شده است



همچنین دانسیته تیر ρ و مدل الاستیسیته آن E در نظر گرفته می شود. گشتاور خمشی سطح مقطع به شکل زیر تعریف می شود[3]

$$M = -\int_{-h/2}^{h/2} b\sigma_x z dz = bE \int_{-h/2}^{h/2} \frac{\partial^2 w}{\partial x^2} z^2 dz + bE\alpha_T \int_{-h/2}^{h/2} Tz dz = EI \frac{\partial^2 w}{\partial x^2} + M_T$$
(1)
c, (1

$$\frac{\partial^2 M}{\partial x^2} + \rho A \frac{\partial^2 w}{\partial t^2} = 0 \qquad (2)$$

در رابطه فوق A = bh برابر با مساحت سطح مقطع می باشد. با جایگذاری رابطه (۱) در رابطه (۲) خواهیم داشت

$$EI \frac{\partial^4 w}{\partial x^4} + \frac{\partial^2 M_T}{\partial x^{2}} + \rho A \frac{\partial^2 w}{\partial t^2} = 0$$
(3)
autors in the set of the

در رابطه بالا I_{z} تعییرات دمای محیط بوده و برابر با صفر در نظر کرفته میشود. همچنین $J_{z=h/2}$ او $J_{z=-h/2}$ به ترتیب تغییرات دما روی سطح بالایی و پایینی تیر می باشد. H ضریب تغییرات گرما بر اثر همرفتی می باشد. دمای سایر سطوح ثابت در نظر گرفته می شود. بنابراین داریم

$$\left(\frac{\partial T}{\partial z}\right)_{z=h/2} = -\frac{H}{k}(T)_{h/2}$$
$$\left(\frac{\partial T}{\partial z}\right)_{z=-h/2} = \frac{H}{k}(T)_{-h/2}$$
(6)

فرض می شود که تغییرات دما به صورت خطی بوده و در جهت محور Z باشد داریم

$$T = \frac{\left[(T)_{-h/2} + (T)_{h/2} \right]}{2} + \frac{\left[(T)_{h/2} - (T)_{-h/2} \right]}{h} z \tag{7}$$

با جایگذاری معادله (۲) در معادله (۱) خواهیم داشت

$$M_{T} = bE\alpha_{T} \int_{-h/2}^{h/2} Tz dz = \frac{E\alpha_{T}bh^{2}}{12} \left[(T)_{h/2} - (T)_{-h/2} \right]$$
(8)
H of h of h of h of h of h of h of h of

$$bE\alpha_T \int_{-\frac{h}{2}}^{\frac{h}{2}} \frac{\partial T}{\partial t} z dz - abE\alpha_T \int_{-\frac{h}{2}}^{\frac{h}{2}} \frac{\partial^2 T}{\partial x^2} z dz - abE\alpha_T \int_{-\frac{h}{2}}^{\frac{h}{2}} \frac{\partial^2 T}{\partial z^2} z dz - \frac{E^2 \alpha_T^2 T_{\circ}}{\rho c_v} b \int_{-\frac{h}{2}}^{\frac{h}{2}} z^2 \frac{\partial^3 w}{\partial x^2 \partial t} dz = 0$$
(9)

با جایگذاری رابطه (۸) در رابطه (۹) داریم

$$\frac{\partial M_T}{\partial t} - a \frac{\partial^2 M_T}{\partial x^2} - abE\alpha_T \int_{-\frac{h}{2}}^{\frac{h}{2}} \frac{\partial^2 T}{\partial z^2} z dz - \frac{E^2 \alpha_T^2 T_{\circ} I}{\rho c_v} \frac{\partial^3 w}{\partial x^2 \partial t} = 0$$
(10)

با در نظر گرفتن روابط(۶) و (۷) و عبارت
$$dz = abE\alpha_T \int_{-\frac{h}{2}}^{\frac{h}{2}} \frac{\partial^2 T}{\partial z^2} z dz$$
 در رابطه (۱۰) داریم

$$abE\alpha_T \int_{-\frac{h}{2}}^{\frac{h}{2}} \frac{\partial^2 T}{\partial z^2} z dz = abE\alpha_T \left[\left(z \frac{\partial T}{\partial z} \right)_{-\frac{h}{2}}^{\frac{h}{2}} - \left(T \right)_{-\frac{h}{2}}^{\frac{h}{2}} \right] = abE\alpha_T \left(\frac{Hh}{2k} + 1 \right) \left[\left(T \right)_{-\frac{h}{2}}^{-\frac{h}{2}} - \left(T \right)_{-\frac{h}{2}}^{\frac{h}{2}} \right] = -\frac{12a}{h^2} \left(\frac{Hh}{2k} + 1 \right) M_T$$
(11)

با جایگذاری روابط (۱۱) در رابطه (۱۰) ، معادله انتقال حرارتی هدایتی کوپله برای تیر به شکل زیر محاسبه می شود

$$\frac{\partial M_T}{\partial t} - a \frac{\partial^2 M_T}{\partial x^2} + \frac{12a}{h^2} \left(\frac{Hh}{2k} + 1\right) M_T - \frac{E^2 \alpha_T^2 T_{\circ} I}{\rho c_v} \frac{\partial^3 w}{\partial x^2 \partial t} = 0$$
(12)

3. حل معادلات ترموالاستیسیته کوپل تیر یک بعدی:

معادلات ترموالاستیسیته کوپل حاکم در تیر اویلر- برنولی بر اساس معادلات (۳) و (۱۲) برابر است با

$$EI\frac{\partial^4 w}{\partial x^4} + \frac{\partial^2 M_T}{\partial x^2} + \rho A \frac{\partial^2 w}{\partial t^2} = 0$$

$$\frac{\partial M_T}{\partial t} - a\frac{\partial^2 M_T}{\partial x^2} + \frac{12a}{h^2} \left(\frac{Hh}{2k} + 1\right) M_T - \frac{E^2 \alpha_T^2 T_{\circ} I}{\rho c_v} \frac{\partial^3 w}{\partial x^2 \partial t} = 0$$
(13)

جهت سادگی در محاسبات، پارمترهای زیر به شکل زیر تعریف می شود

$$A_1 = EI, A_2 = \rho A, A_3 = a, A_4 = \frac{12a}{h^2} \left(\frac{Hh}{2k} + 1\right), A_5 = \frac{E^2 \alpha_T^2 T_\circ I}{\rho c_v} \frac{\partial^3 w}{\partial x^2 \partial t}$$
(14)

با جایگذاری روابط (۱۴) در روابط (۱۳) خواهیم داشت

$$A_{1} \frac{\partial^{4} w}{\partial x^{4}} + \frac{\partial^{2} M_{T}}{\partial x^{2}} + A_{2} \frac{\partial^{2} w}{\partial t^{2}} = 0$$

$$\frac{\partial M_{T}}{\partial t} - A_{3} \frac{\partial^{2} M_{T}}{\partial x^{2}} + A_{4} M_{T} - A_{5} \frac{\partial^{3} w}{\partial x^{2} \partial t} = 0$$
(15)

1-3 یافتن پاسخ عمومی معادلات تیر یک بعدی ترموالاستیسیته کوپل

به منظور حل عمومی معادلات (۱۵) جوابهای به شکل زیر در نظر گرفته می شود

$$w(x,t) = \sum_{n=1}^{\infty} Be^{\lambda t} \sin \frac{n\pi}{L} x$$
$$M_T(x,t) = \sum_{n=1}^{\infty} Ce^{\lambda t} \sin \frac{n\pi}{L} x \qquad (16)$$

با مشتق گیری ازروابط (۱۶) بر اساس مشتقات مورد نیاز در رابطه (۱۵) داریم

$$\frac{\partial^4 w(x,t)}{\partial x^4} = \left(\frac{n\pi}{L}\right)^4 \sum_{n=1}^{\infty} B e^{\lambda t} \sin \frac{n\pi}{L} x$$
$$\frac{\partial^2 w(x,t)}{\partial t^2} = \lambda^2 \sum_{n=1}^{\infty} B e^{\lambda t} \sin \frac{n\pi}{L} x$$
$$\frac{\partial^3 w(x,t)}{\partial x^2 \partial t} = -\lambda \left(\frac{n\pi}{L}\right)^2 \sum_{n=1}^{\infty} B e^{\lambda t} \sin \frac{n\pi}{L} x$$
$$\frac{\partial^2 M_T(x,t)}{\partial x^2} = -\left(\frac{n\pi}{L}\right)^2 \sum_{n=1}^{\infty} C e^{\lambda t} \sin \frac{n\pi}{L} x$$
(17)

با جایگذاری روابط (۱۶) و (۱۷) در روابط (۱۵) داریم

$$\begin{cases} A_1 \left\{ \left(\frac{n\pi}{L}\right)^4 \sum_{n=1}^\infty Be^{\lambda t} \sin \frac{n\pi}{L} x \right\} + \left\{ -\left(\frac{n\pi}{L}\right)^2 \sum_{n=1}^\infty Ce^{\lambda t} \sin \frac{n\pi}{L} x \right\} + A_2 \left\{ \lambda^2 \sum_{n=1}^\infty Be^{\lambda t} \sin \frac{n\pi}{L} x \right\} = 0 \\ \lambda \sum_{n=1}^\infty Ce^{\lambda t} \sin \frac{n\pi}{L} x - A_3 \left\{ -\left(\frac{n\pi}{L}\right)^2 \sum_{n=1}^\infty Ce^{\lambda t} \sin \frac{n\pi}{L} x \right\} + A_4 \left\{ \sum_{n=1}^\infty Ce^{\lambda t} \sin \frac{n\pi}{L} x \right\} - A_5 \left\{ -\lambda \left(\frac{n\pi}{L}\right)^2 \sum_{n=1}^\infty Be^{\lambda t} \sin \frac{n\pi}{L} x \right\} = 0 \end{cases}$$

$$\begin{cases} A_{1}\left\{\left(\frac{n\pi}{L}\right)^{4}\sum_{n=1}^{\infty}Be^{\lambda t}\right\} + \left\{-\left(\frac{n\pi}{L}\right)^{2}\sum_{n=1}^{\infty}Ce^{\lambda t}\right\} + A_{2}\left\{\lambda^{2}\sum_{n=1}^{\infty}Be^{\lambda t}\right\} = 0\\ \lambda\sum_{n=1}^{\infty}Ce^{\lambda t} - A_{3}\left\{-\left(\frac{n\pi}{L}\right)^{2}\sum_{n=1}^{\infty}Ce^{\lambda t}\right\} + A_{4}\left\{\sum_{n=1}^{\infty}Ce^{\lambda t}\right\} - A_{5}\left\{-\lambda\left(\frac{n\pi}{L}\right)^{2}\sum_{n=1}^{\infty}Be^{\lambda t}\right\} = 0 \end{cases}$$
(18)

با ساده سازی روابط (۱۸) داریم

$$\begin{cases} \left(A_{1}\left(\frac{n\pi}{L}\right)^{4} + A_{2}\lambda^{2}\right)B - \left(\frac{n\pi}{L}\right)^{2}C = 0\\ A_{5}\left(\frac{n\pi}{L}\right)^{2}\lambda B + \left(\lambda + A_{4} + A_{3}\left(\frac{n\pi}{L}\right)^{2}\right)C = 0 \end{cases}$$
(19)

معادلات (۱۹) به شکل زیر و به صورت ماتریسی نوشته می شوند

$$\begin{bmatrix} \left(A_{1}\left(\frac{n\pi}{L}\right)^{4}+A_{2}\lambda^{2}\right) & -\left(\frac{n\pi}{L}\right)^{2} \\ A_{5}\left(\frac{n\pi}{L}\right)^{2}\lambda & \left(\lambda+A_{4}+A_{3}\left(\frac{n\pi}{L}\right)^{2}\right) \end{bmatrix} \begin{bmatrix} B \\ C \end{bmatrix} = 0$$
(20)

همچنین باقراردادن دترمینان ضرایب رابطه (۲۰) برابرصفر ، سه ریشه i = 1,2,3 i = 1,2,3 بدست می آیند. جواب عمومی برابر است با

۲۵

$$w(x,t) = \sum_{n=1}^{\infty} \sum_{i=1}^{3} B_{ni} e^{\lambda_{ni}} \sin \frac{n\pi}{L} x$$
$$M_{T}(x,t) = \sum_{n=1}^{\infty} \sum_{i=1}^{3} N_{ni} B_{ni} e^{\lambda_{ni}} \sin \frac{n\pi}{L} x \qquad (21)$$
$$c_{I}(x,t) = \sum_{n=1}^{\infty} \sum_{i=1}^{3} N_{ni} B_{ni} e^{\lambda_{ni}} \sin \frac{n\pi}{L} x \qquad (21)$$

$$N_{ni} = \frac{A_{l} \left(\frac{n\pi}{L}\right)^{4} + A_{2}\lambda_{ni}}{\left(\frac{n\pi}{L}\right)^{2}}$$
(22)

-2-3 یافتن پاسخ خصوصی معادلات بعدی ترموالاستیسیته کوپل تیر اویلر- برنولی

در صورتیکه تحریک خارجی بر روی تیر و یا در لبه های آن باشد،معادلات حرکت و شرایط مرزی آن به صورت غیر همگن زیر تعریف می شود:

$$\begin{cases} A_1 \frac{\partial^4 w}{\partial x^4} + \frac{\partial^2 M_T}{\partial x^2} + A_2 \frac{\partial^2 w}{\partial t^2} = F_1(x,t) \\ \frac{\partial M_T}{\partial t} - A_3 \frac{\partial^2 M_T}{\partial x^2} + A_4 M_T - A_5 \frac{\partial^3 w}{\partial x^2 \partial t} = F_2(x,t) \end{cases}$$
(23)

در حل خصوصی شرایط اولیه تیر برابر صفر در نظر گرفته می شود.همچنین شرایط مرزی جهت حل دستگاه فوق به شکل تعریف می شود

$$\begin{cases} w(0,t) = P_{1}(t) \\ w_{xx}(0,t) = P_{2}(t) \\ w(L,t) = P_{3}(t) \\ w_{xx}(L,t) = P_{4}(t) \\ M_{T}(0,t) = P_{5}(t) \\ M_{T}(L,t) = P_{6}(t) \end{cases}$$
(24)

برای حل معادلات(۲۳)، یک تبدیل فوریه سینوسی به شکل زیر تعریف می شود:

$$\overline{w}(t) = \frac{2}{L} \int_0^L w(x,t) \sin \frac{n\pi}{L} x dx$$

$$\overline{M}_T(t) = \frac{2}{L} \int_0^L M_T(x,t) \sin \frac{n\pi}{L} x dx$$
 (25)

برای تبدیل فوریه سینوسی گرفتن از روابط (۲۳)، می بایست از روابط زیر استفاده شود

$$\begin{cases} \frac{2}{L} \int_{0}^{L} f''(x) \sin \frac{n\pi}{L} x dx = \frac{2n\pi}{L^{2}} \left[(-1)^{n+1} f(L) - f(0) \right] - \left(\frac{n\pi}{L} \right)^{2} \frac{2}{L} \int_{0}^{L} f(x) \sin \frac{n\pi}{L} x dx \\ \frac{2}{L} \int_{0}^{L} f^{(4)}(x) \sin \frac{n\pi}{L} x dx = -\frac{2n\pi}{L^{2}} \left[(-1)^{n} f''(L) - f''(0) \right] + 2 \frac{n^{3}\pi^{3}}{L^{4}}^{3} \left[(-1)^{n} f(L) - f(0) \right] \\ + \left(\frac{n\pi}{L} \right)^{4} \frac{2}{L} \int_{0}^{L} f(x) \sin \frac{n\pi}{L} x dx \int_{0}^{L} (26) \\ (26) \\ R_{s}(\frac{\partial^{2}w}{\partial t^{2}}) = \frac{2}{L} \int_{0}^{L} \frac{\partial^{2}w}{\partial t^{2}} \sin \frac{n\pi}{L} x dx = \frac{d^{2}}{dt^{2}} \frac{2}{L} \int_{0}^{L} w(x, t) \sin \frac{n\pi}{L} x dx = \frac{i}{w}(t) \\ F_{s}(\frac{\partial^{4}w}{\partial x^{4}}) = -\frac{2n\pi}{L^{2}} \left[(-1)^{n} P_{4}(t) - P_{2}(t) \right] + 2 \frac{n^{3}\pi^{3}}{L^{4}} \left[(-1)^{n} P_{3}(t) - P_{1}(t) \right] + \left(\frac{n\pi}{L} \right)^{4} \overline{w}(t) \\ F_{s}(\frac{\partial^{2}M_{T}}{\partial x^{2}}) = \frac{2n\pi}{L^{2}} \left[(-1)^{n+1} P_{6}(t) - P_{5}(t) \right] - \left(\frac{n\pi}{L} \right)^{2} \overline{M}_{T}(t)$$
 (27)

با جایگذاری روابط (۲۵) و (۲۷)در معادله (۲۳) داریم:

$$\begin{cases} A_{1}\left\{-\frac{2n\pi}{L^{2}}\left[\left(-1\right)^{n}P_{4}(t)-P_{2}(t)\right]+2\frac{n^{3}\pi}{L^{4}}^{3}\left[\left(-1\right)^{n}P_{3}(t)-P_{1}(t)\right]+\left(\frac{n\pi}{L}\right)^{4}\overline{w}(t)\right\}\\ +\left\{\frac{2n\pi}{L^{2}}\left[\left(-1\right)^{n+1}P_{6}(t)-P_{5}(t)\right]-\left(\frac{n\pi}{L}\right)^{2}\overline{M}_{T}(t)\right\}+A_{2}\overline{w}(t)=\frac{2}{L}\int_{0}^{L}F_{1}(x,t)\sin\frac{n\pi}{L}xdx\\ \left\{\frac{\partial M_{T}}{\partial t}-A_{3}\frac{\partial^{2}M_{T}}{\partial x^{2}}+A_{4}M_{T}-A_{5}\frac{\partial^{3}w}{\partial x^{2}\partial t}=F_{2}(x,t)\\ F_{s}\left\{\frac{\partial M_{T}}{\partial t}\right\}-A_{3}F_{s}\left\{\frac{\partial^{2}M_{T}}{\partial x^{2}}\right\}+A_{4}\left\{M_{T}\right\}-A_{5}F_{s}\left\{\frac{\partial^{3}w}{\partial x^{2}\partial t}\right\}=F_{s}\left\{F_{2}(x,t)\right\} \end{cases}$$

$$(28)$$

با ساده سازی روابط (۲۸) خواهیم داشت

$$\begin{cases} A_2 \ddot{\overline{w}}(t) + A_1 \left(\frac{n\pi}{L}\right)^4 \overline{w}(t) - \left(\frac{n\pi}{L}\right)^2 \overline{M}_T(t) = g_1(t) \\ A_5 \left(\frac{n\pi}{L}\right)^2 \dot{\overline{w}}(t) + \dot{\overline{M}}_T(t) + \left[A_3 \left(\frac{n\pi}{L}\right)^2 + A_4\right] \overline{M}_T = g_2(t) \end{cases}$$
(29)

در روابط فوق
$$g_1(t)$$
 و $g_2(t)$ برابر است با:

$$g_{1}(t) = \frac{2}{L} \int_{0}^{L} F_{1}(x,t) \sin \frac{n\pi}{L} x dx - 2 \frac{n^{3}\pi^{3}}{L^{4}} A_{1} \left[(-1)^{n} P_{3}(t) - P_{1}(t) \right] + \frac{2n\pi}{L^{2}} A_{1} \left[(-1)^{n} P_{4}(t) - P_{2}(t) \right] - \frac{2n\pi}{L^{2}} \left[(-1)^{n+1} P_{6}(t) - P_{5}(t) \right] g_{2}(t) = \frac{2}{L} \int_{0}^{L} F_{2}(x,t) \sin \frac{n\pi}{L} x dx + \frac{2n\pi}{L^{2}} A_{5} \left[(-1)^{n+1} P_{1}(t) - P_{3}(t) \right] + \frac{2n\pi}{L^{2}} A_{3} \left[(-1)^{n+1} P_{6}(t) - P_{5}(t) \right] (30)$$

تبدیل لاپلاس
$$\overline{W}(t)$$
 و $\overline{M}_T(t)$ به صورت زیر تعریف می شود:

$$\begin{cases} \widetilde{\overline{w}}(s) = L[\overline{w}(t)] \\ \widetilde{\overline{M}}_{T}(s) = L[\overline{M}_{T}] \end{cases}$$
(31)

با لاپلاس گیری از روابط (۲۹) با فرض شرایط اولیه صفر خواهیم داشت:

$$\begin{bmatrix}
A_2 S^2 + A_1 \left(\frac{n\pi}{L}\right)^4 \\
\widetilde{w}(s) - \left(\frac{n\pi}{L}\right)^2 \widetilde{M}_T(s) = \widetilde{g}_1(s) \\
A_5 \left(\frac{n\pi}{L}\right)^2 S\widetilde{w}(s) + \left[S + A_3 \left(\frac{n\pi}{L}\right)^2 + A_4\right] \widetilde{M}_T(s) = g_2(s)$$
(32)

که در روابط فوق $\widetilde{g}_1(s)$ و $\widetilde{g}_2(s)$ تبدیل لاپلاسهای $g_1(t)$ و $g_2(t)$ می باشند. با نوشتن معادله (۳۲) به صورت ماتریس خواهیم داشت:

 $\begin{bmatrix} C_1 & C_2 \\ C_3 & C_4 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} \widetilde{\overline{w}}(s) \\ \widetilde{\overline{M}}_T(s) \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} \widetilde{g}_1(s) \\ \widetilde{g}_2(s) \end{bmatrix}$ (33)

که مقادیر C_1 ، C_2 ، C_2 ، C_1 که مقادیر (۳۳) به شکل زیر تعریف می شوند

$$C_{1} = A_{2}S^{2} + A_{1}\left(\frac{n\pi}{L}\right)^{4}, C_{2} = -\left(\frac{n\pi}{L}\right)^{2}, C_{3} = A_{5}\left(\frac{n\pi}{L}\right)^{2}S, C_{4} = S + A_{4} + A_{3}\left(\frac{n\pi}{L}\right)^{2}$$
(34)

با حل دستگاه معادلات جبری (۳۳) به روش کرامر خواهیم داشت

$$\widetilde{\overline{w}}(s) = \frac{\begin{vmatrix} \widetilde{g}_{1}(s) & C_{2} \\ \widetilde{g}_{2}(s) & C_{4} \end{vmatrix}}{\begin{vmatrix} C_{1} & C_{2} \\ C_{3} & C_{4} \end{vmatrix}} = \frac{C_{4}\widetilde{g}_{1}(s) - C_{2}\widetilde{g}_{2}(s)}{C_{1}C_{4} - C_{2}C_{3}}, \\ \widetilde{\overline{M}}_{T}(s) = \frac{\begin{vmatrix} C_{1} & \widetilde{g}_{1}(s) \\ C_{3} & \widetilde{g}_{2}(s) \end{vmatrix}}{\begin{vmatrix} C_{1} & C_{2} \\ C_{3} & C_{4} \end{vmatrix}} = \frac{C_{1}\widetilde{g}_{2}(s) - C_{3}\widetilde{g}_{1}(s)}{C_{1}C_{4} - C_{2}C_{3}}$$
(35)

از روابط (۳۵) تبدیل لاپلاس معکوس گرفته می شودتا مقادیر $\overline{w}(t)$ و $\overline{M}_T(t)$ بدست آمده و با تبدیل فوریه سینوسی معکوس w(x,t) و $M_T(x,t)$ به صورت زیر بدست می آیند:

$$w(x,t) = \sum_{n=1}^{\infty} \overline{w}(t) \sin \frac{n\pi}{L} x$$
$$M_T(x,t) = \sum_{n=1}^{\infty} \overline{M}_T(x,t) \sin \frac{n\pi}{L} x$$
(36)

۴- نتایج عددی

پارامتر های انتخاب شده جهت ترسیم گرافها مطابق جدول زیر می باشد:

Parameters	Numerical	Parameters	Numerical
L	1m	$T_{_{ m o}}$	293 ° K
h	0.1 m	α	$1*7.710^{6}\frac{1}{K}$
b	0.1m	ρ	$7970 \frac{Kg}{m^3}$
Ε	380*10^9 Pa	k	$19.5 \frac{w}{m^{\circ}K}$
C_{v}	$561 \frac{J}{Kg^{\circ}K}$	Н	$10\frac{w}{m^{2^{\circ}}K}$

جدول 4-۱: پارامترهای مورد استفاده در بررسی نتایج عددی

۱-۴ مقایسه فرکانسهای طبیعی تیر ترموالاستیسیته کوپله با تیر اویلر برنولی

در این قسمت مقادیر فرکانس های طبیعی در تئوری ترموالاستیسیته کوپل $\left(\omega_n = n^2 \pi^2 \sqrt{\frac{EI}{\rho L^4 / A}}\right)$ با فرکانسهای n=0,1,2,...,10 تیر اویلر- برنولی (قسمت موهومی ریشه های مختلف معادله مشخصه رابطه (۲۰))در جداول زیر به ازای H=۱۰ $\frac{W}{m^{2^\circ} K}$ نشان داده شده است.

	Natural frequency Coupled thermoelectricity	Natural frequency Euler-Bernoulli beam	Percentage difference
n=1	1975	1967.3	0.390
n=2	7899.9	7869.2	0.389
n=3	17775	17706	0.388
n=4	31599	31477	0.386
n=5	49374	49183	0.387
n=6	71099	70823	0.388
n=7	96773	96398	0.388

مجله پژوهش و کاربرد در مکانیک دوره ۱۱ شماره ۲ سال ۱۴۰۰ (۲۰۲۱) ۳۸-۳۸

n=8	126400	125910	0.388
n=9	159970	159350	0.388
n=10	197500	196730	0.390
	00001		

جدول 4-2: مقایسه فرکانسهای طبیعی ترموالاستیسیته کوپله و تیر اویلر برنولی در دمای ۲۵°293

	Natural frequency Coupled thermoelectricity	Natural frequency Euler-Bernoulli beam	Percentage difference
n=1	1975	1975.1	-0.005
n=2	7899.9	7900.6	-0.009
n=3	17775	17776	-0.006
n=4	31599	31602	-0.009
n=5	49374	49379	-0.010
n=6	71099	71105	-0.008
n=7	96773	96782	-0.009
n=8	126400	126410	-0.008
n=9	159970	159990	-0.013
n=10	197500	197510	-0.005

T₀=300°K

جدول 4-3: مقایسه فرکانسهای طبیعی ترموالاستیسیته کوپله و تیر اویلر برنولی در دمای 300°K

	Natural frequency Coupled thermoelectricity	Natural frequency Euler-Bernoulli beam	Percentage difference
n=1	1975	1976.5	-0.076
n=2	7899.9	7905.8	-0.075
n=3	17775	17788	-0.073
n=4	31599	31623	-0.076
n=5	49374	49411	-0.075
n=6	71099	71152	-0.075
n=7	96773	96846	-0.075
n=8	126400	126490	-0.071
n=9	159970	160090	-0.075
n=10	197500	197650	-0.076

T₀=350°K

جدول 4-۴: مقایسه فرکانسهای طبیعی ترموالاستیسیته کوپله و تیر اویلر برنولی در دمای 350°K

مجله پژوهش و کاربرد در مکانیک دوره ۱۱ شماره ۲، شهریور ۱۴۰۰ (۲۰۲۱)

۳۰

جدول ۴-۵: مقایسه فرکانسهای طبیعی ترموالاستیسیته کوپله و تیر اویلر برنولی در دمای 400°K

۲-۴- شرایط مرزی مثال اول

فرض می شود که شرایط مرزی برای مثال اول مطابق جدول زیر باشد.

$w(0,t) = P_1(t), P_1(t) = 10^{-8} w_0 \delta(t)$	$w_{xx}(L,t) = P_4(t), P_4(t) = 0$
$w_{xx}(0,t) = P_2(t), P_2(t) = 0,$	$M_T(0,t) = P_5(t), P_5(t) = 0$
$w(L,t) = P_3(t), P_3(t) = 0$	$M_T(L,t) = P_6(t), P_6(t) = 0$

جدول ۴-۶: شرایط مرزی در نظر گرفته شده در مثال اول اثر تابع دلتا دیراک را در ترمهای w(x,t) جابجایی در جهت محور z و MT گشتاور حررتی ترسیم نماییم .

در کلیه مثالها، مقادیر جابجایی و گشتاور حرارتی برای سه زمان $t_1 = 5 \times 10^{-7}, t_2 = 3.5 \times 10^{-7}, t_3 = 9.6 \times 10^{-7}$ رسم

	Natural frequency Coupled thermoelectricity	Natural frequency Euler-Bernoulli beam	Percentage difference
n=1	1975	1977.8	-0.142
n=2	7899.9	7911	-0.141
n=3	17775	17800	-0.141
n=4	31599	31644	-0.142
n=5	49374	49444	-0.142
n=6	71099	71199	-0.141
n=7	96773	96910	-0.142
n=8	126400	126580	-0.142
n=9	159970	160200	-0.144
n=10	197500	197780	-0.142

T₀=400°K

شده اند . همچنین حرکت پیشانی موج برای جابجایی و گشتاور حرارتی در جهت طول تیر و برای زمانهای مختلف نشان داده شده است. همگرایی در این مسئله با در نظر گرفتن300 جمله در بسط سری فوریه سینو سی حاصل شده است . با جملات بیشتر خطاهای گرد کردن و کوتاه کردن بیشتر شده و بر کیفیت نمودارها تأثیر می گذارند.



شکل ۴-۱) نمودار گشتاور حرارتی نسبت به طول تیر تحت تاثیر تابع دلتا دیراک در زمانهای مختلف (مثال اول)



شکل ۴-۲) نمودار جابجایی عرضی نسبت به طول تیر تحت تاثیر تابع دلتا دیراک در زمانهای مختلف(مثال اول)

4-3 شرایط مرزی مثال دوم

فرض کنیم شرایط مرزی برای مثال دوم مطابق جدول زیر باشد:

$w(0,t) = P_1(t), P_1(t) = 0$	$W_{xx}(L,t) = P_4(t), P_4(t) = 0$
$W_{xx}(0,t) = P_2(t), P_2(t) = 10^{-8} w_0 \delta(t),$	$M_T(0,t) = P_5(t), P_5(t) = 0$
$w(L,t) = P_3(t), P_3(t) = 0$	$M_T(L,t) = P_6(t), P_6(t) = 0$

جدول ۴-۷: شرایط مرزی در نظر گرفته شده در مثال اول می خواهیم اثر تابع دلتا دیراک را در ترم w_{xx}(0,t) جابجایی و در جهت محور z و گشتاور حررتی M_T ترسیم نماییم. داریم:



شکل ۴-۳) نمودار گشتاور حرارتی نسبت به طول تیر تحت تاثیر تابع دلتا دیراک در زمانهای مختلف(مثال دوم)



شکل ۴-۴) نمودار جابجایی عرضی نسبت به طول تیر تحت تاثیر تابع دلتا دیراک در زمانهای مختلف(مثال دوم)

4-4 شرایط مرزی مثال سوم

فرض کنیم شرایط مرزی برای مثال سوم مطابق جدول زیر باشد:

$w(0,t) = P_1(t), P_1(t) = 0$	$w_{xx}(L,t) = P_4(t), P_4(t) = 0$
$w_{xx}(0,t) = P_2(t), P_2(t) = 0,$	$M_T(0,t) = P_5(t), P_5(t) = 0$
$w(L,t) = P_3(t), P_3(t) = 10^{-8} w_0 \delta(t)$	$M_T(L,t) = P_6(t), P_6(t) = 0$

مجله پژوهش و کاربرد در مکانیک دوره ۱۱ شماره ۲، شهریور ۱۴۰۰ (۲۰۲۱)

٣٣



می خواهیم اثر تابع دلتا دیراک را در ترم w(L,t) جابجایی و در جهت محور z و گشتاور حررتی MT ترسیم نماییم. داریم:

شکل ۴-۵) نمودار گشتاور حرارتی نسبت به طول تیر تحت تاثیر تابع دلتا دیراک در زمانهای مختلف(مثال سوم)



شکل ۴-۶) نمودار جابجایی عرضی نسبت به طول تیر تحت تاثیر تابع دلتا دیراک در زمانهای مختلف(مثال سوم)

4-4 شرایط مرزی مثال چهارم

فرض کنیم شرایط مرزی برای مثال چهارم مطابق جدول زیر باشد:

$w(0,t) = P_1(t), P_1(t) = 0$	$w_{xx}(L,t) = P_4(t), P_4(t) = 10^{-8} w_0 \delta(t)$
$w_{xx}(0,t) = P_2(t), P_2(t) = 0$	$M_T(0,t) = P_5(t), P_5(t) = 0$
$w(L,t) = P_3(t), P_3(t) = 0$	$M_T(L,t) = P_6(t), P_6(t) = 0$



شکل ۴-۷) نمودار گشتاور حرارتی نسبت به طول تیر تحت تاثیر تابع دلتا دیراک در زمانهای مختلف(مثال چهارم)



شکل ۴-۸) نمودار جابجایی عرضی نسبت به طول تیر تحت تاثیر تابع دلتا دیراک در زمانهای مختلف(مثال چهارم)

4-4 شرایط مرزی مثال پنجم

فرض كنيم شرايط مرزى براى مثال پنجم مطابق جدول زير باشد

$w(0,t) = P_1(t), P_1(t) = 0$	$w_{xx}(L,t) = P_4(t), P_4(t) = 0$
$W_{xx}(0,t) = P_2(t), P_2(t) = 0,$	$M_{T}(0,t) = P_{5}(t), P_{5}(t) = 10^{-8} w_{0} \delta(t)$
$w(L,t) = P_3(t), P_3(t) = 0$	$M_T(L,t) = P_6(t), P_6(t) = 0$

مجله پژوهش و کاربرد در مکانیک دوره ۱۱ شماره ۲، شهریور ۱۴۰۰ (۲۰۲۱)



شکل ۴-۹) نمودار گشتاور حرارتی نسبت به طول تیر تحت تاثیر تابع دلتا دیراک در زمانهای مختلف(مثال پنجم)



شکل ۴-۱۰) نمودار جابجایی عرضی نسبت به طول تیر تحت تاثیر تابع دلتا دیراک در زمانهای مختلف(مثال پنجم)

۴-۷ شرایط مرزی مثال ششم

فرض کنیم شرایط مرزی برای مثال ششم مطابق جدول زیر باشد

داريم:

$w(0,t) = P_1(t), P_1(t) = 0$	$w_{xx}(L,t) = P_4(t), P_4(t) = 0$
$W_{xx}(0,t) = P_2(t), P_2(t) = 0,$	$M_{T}(0,t) = P_{5}(t), P_{5}(t) = 10^{-8} w_{0} \delta(t)$
$w(L,t) = P_3(t), P_3(t) = 0$	$M_T(L,t) = P_6(t), P_6(t) = 0$

جدول ۴–۱۱: شرایط مرزی در نظر گرفته شده در مثال پنجم می خواهیم اثر تابع دلتا دیراک را در ترم MT(L,t) گشتاور حرارتی در جهت محور Z و گشتاور حررتی MT ترسیم نماییم.

داريم:



شکل ۴-۱۱) نمودار گشتاور حرارتی نسبت به طول تیر تحت تاثیر تابع دلتا دیراک در زمانهای مختلف



شکل ۴-۱۲) نمودار جابجایی عرضی نسبت به طول تیر تحت تاثیر تابع دلتا دیراک در زمانهای مختلف

۵. نتیجه گیری

در این مقاله ارتعاشات عرضی تیر که با میدان حرارت آن کوپل است مورد بررسی قرار گرفت. معادلات کوپل جابجایی و گشتاور حرارتی تشکیل یک سیستم معادلات دیفرانسیل مشتق جزئی می دهند. این معادلات بر خلاف روشهای رایج که با توابع پتانسیل حل میشوند در این مقاله بصورت مستقیم حل شدند و حل دقیق آنها با استفاده از سریهای فوریه و تبدیل لاپلاس بدست آمد. در مثالهای عددی شوکهای مکانیکی و حرارتی بصورت تابع دیراک به تیر اعمال گردید و پیشانی موج که مشخصه مسائل کوپله هستند در گرافها مشاهده گردید.

6. مراجع

1- Eslami, M.R., Vahedi, H., 1988. "Coupled Thermoelasticity Beam Problems". AIAA J., 27: 662–665.

2-Andersen, L., Nielsen, S.R.K., Kirkegaard, P.H., 2001. "Finite element modelling of infinite Euler beams on Kelvin foundation exposed to moving loads in convected co-ordinates". Journal of Sound and Vibration, 241, pp. 587-604.

3Guo, X.X., Wang, Z.H., Wang, Y., Zhou, Y.F.,2009. "Analysis of the coupled thermoelastic vibration for axially moving beam". Journal of Sound and Vibration. 325 :597–608

4- Ansari, M., Esmailzadeh E., Younesian, D., 2011. "Frequency analysis of finite beams on nonlinear Kelvin– Voight foundation under moving loads", Journal of Sound and Vibration 330: 1455–1471.

5- Jabbari, M., Dehbani, H., Eslami, M.R., 2001," An exact solution for classic coupled thermoelasticity in cylindrical coordinates", Journal of pressure vessel technology 133 (5).

6- Zhao, Y., Chaohui, H., ,2018, "Temperature Effects on Nonlinear Vibration Behaviors of Euler-Bernoulli Beams with Different Boundary Conditions", Hindawi, Shock and VibrationVolume, Article ID 9834629, 11 pages.

7- Bhandari, M., Sharma, N.,2020, "Thermomechanical Solutions for Functionally Graded Beam subject to various Boundary Conditions", International Journal of Emerging Trends in Engineering Research, 8(5).