تحلیل ارتعاش آزاد قابهای نیمهسخت با تکیهگاههای کشسان دورانی و عضوهای ناهمگن

محسن بمبائی چی^{۱،*} و مرتضی حسینعلیزاده تونی^۲

چکیدہ	اطلاعات مقاله
در این مقاله، تحلیل دقیق ارتعاش آزاد قابهای نیمهسخت تشکیل شده از مادهی تابعی درجهای (FGM) که دارای تکبهگاههای کشسان دورانی می باشند، انحام بذوفت. مادههای FGM	دریافت مقاله: ۱۳۹۷/۰۶/۲۰ پذیرش مقاله: ۱۳۹۸/۰۱/۲۱
(ناهمگن) که با نام مادههای هدفمند یا هوشمند نیز شناخته میشوند، به صورت تابع توانی الگوسازی می گردند. همچنین، برای الگوسازی سختی پیوندهای کشسان تکیه گاهی و عضوی، از فنرهای دورانی خطی بهره جویی می شود. در این راستا، نخست، با حل معادله دیفرانسیل حاکم بر ارتعاش آزاد سازه و بر پایه نگره اولر- برنولی، پاسخهای دقیق، بر حسب تابعهای بسل به دست آمدند. سپس، با وارد نمودن شرطهای مرزی، ماتریس ضریبهای ثابت برپا گردید. از برابر صفر قراردادن دترمینان ماتریس ضریبها، معادله مشخصه سازه در دسترس قرار می گیرد. پاسخهای حقیقی این معادله، فرکانسهای طبیعی سیستم و به دنبال آن، شکلهای ارتعاشی سازه را به دست می دهد. به سخن شرطهای مرزی متفاوت در دسترس قرار می گیرد. پاسخهای حقیقی این معادله، پیشنهادی، به ارزیابی اثر عاملهای گوناگونی مانند سختی پیوند عضوی، سختی پرداخته شد. گاهی و گونه ماده تابعی درجهای بر پاسخ ارتعاش آزاد قابهای همگن و ناهمگن پرداخته شد. یافتهها نشان می دهد، هر یک از عاملهای یاد شده، می توانند اثر قابل توجهی بر فرکانس طبیعی	واژگان کلیدی: ارتعاش آزاد، قاب نیمهسخت، مادهی تابعی درجهبندیشده (FGM)، تکیهگاه کشسان دورانی، فرکانس طبیعی.

۱–مقدمه

در سالهای کنونی، نیاز به مادههایی با مقاومتهای بالای گرمایی و مکانیکی به سبب گسترش ماشینها، واکنشگاه-ها، توربینها و موتورهای پر قدرت صنعت هوافضا بیشتر شده است. با پیدایش مادههای تابعی درجهبندیشده (FGM)، مواد مرکبی در دسترس قرار گرفت که ویژگی مکانیکی آنها به طور پیوسته و تدریجی از یک سطح به سطح دیگر جسم تغییر میکند. این تغییر پیوسته که از تابعهای توانی یا نمایی پیروی میکند، سبب پیچیدگی تحلیل رفتار ماده در برابر نیروهای وارده میشود. مادهی تابعی مدرج، نخستین بار، در سال ۱۹۸۴، به وسیلهی ناینو و همکارانش در آزمایشگاه هوافضای ملی ژاپن به عنوان مادهای که ویژگیهای مکانیکی آن به طور پیوسته و

تدریجی از یک سطح به سطح دیگر تغییر می کند معرفی شد و امروزه، به طور فزایندهای در صنایع هوافضا، هواپیماسازی، خودروسازی و دفاعی به کار گرفته می شوند [۱]. از دیگر کاربردهای مادههای تابعی درجهبندی شده در حوزههای مهندسی می توان به بهره گیری از آنها در میکروتیرها [۲] و نانوتیرها [۳ و ۴] اشاره نمود. تاکنون، پژوهش های بسیاری درباره ی ارتعاش آزاد تیرهای با مواد تابعی درجهبندی شده و تکیه گاههای کشسان انجام گرفته معادله ارتعاش آزاد تیر اول و اوسیالو [۵] با بررسی حل دقیق معادله ارتعاش آزاد تیر اول ار برنولی بر حسب تابعهای بسل، معادله ارتعاش آزاد تیر اول ای نامنشوری با تکیه گاههای به بررسی رفتار پویای تیرهای نامنشوری با تکیه گاههای دورانی برای الگوسازی تکیه گاههای کشسان بهره جستند.

m.bambaeechee@qiet.ac.ir * پست الكترونيك نويسنده مسئول:

۱. استادیار، دانشکده مهندسی عمران، دانشگاه صنعتی قوچان

۲. دانشجوی کارشناسی ارشد سازه، دانشکده مهندسی عمران، دانشگاه صنعتی قوچان

با پیوندهای نیمه سخت پرداختند. در این میان، تحلیل کمانش سهبعدی پانلهای استوانهای ساخته شده از مواد هدفمند (FGM) به وسیله احمدی و همکاران [۱۵] بررسی شده است. رحمانی و بیات [۱۶] به کنترل ارتعاشات تیرهای هوشمند به روش تحلیلی ناویر پرداختند. به تازگی، حشمت خدمتی بازکیایی و همکاران [۱۷] ارتعاشات آزاد ورق نازک مواد مدرج تابعی بر بستر الاستیک وینکلر را به روشهای عددی و تحلیلی مورد ارزیابی قرار دادهاند. آنها با بهرهجویی از روش المان کوادراچر دیفرانسیلی بسامدهای طبیعی یک ورق، با شش شرط مرزی متفاوت را در دسترس قرار دادند. بر این پایه، بیشتر کارهای انجام شده به ارزیابی رفتار دینامیکی تیرهای ناهمگن و قابهای همگن پرداختهاند. افزون بر اینها، در بیشتر نمونهها، همانند طراحی های کنونی، حالت های رایج تکیه گاهی (ساده و گیردار) و پیوندی (سخت) مورد ارزیابی قرار گرفتهاند. از این رو، در این پژوهش، به تحلیل دقیق ارتعاش آزاد قاب ساده دو عضوی ناهمگن با پیوند نیمه سخت و تکیه گاههای کشسان پرداخته شد. تیر و ستون قاب از ماده تابعی درجه-ای تشکیل شدهاند. پیوند نیمهسخت تیر به ستون و سختی دورانی تکیهگاههای کشسان، با فنرهای دورانی خطی الگوسازی شدند. نخست، با بهرهجویی از نگره تیر اولر_ برنولی، معادله دیفرانسیل حاکم بر ارتعاش آزاد سازه حل و پاسخهای دقیق، بر حسب تابعهای بسل به دست میآیند. سپس، با وارد نمودن شرطهای مرزی، ماتریس ضریبهای ثابت برپا می گردد. از برابر صفر قراردادن دترمینان ماتریس ضریبها، معادله مشخصه سازه در دسترس قرار میگیرد. پاسخهای حقیقی این معادله، بسامدهای طبیعی سیستم و به دنبال آن، شکلهای ارتعاشی سازه را به دست میدهد. در ادامه، پس از صحتسنجی رابطهسازی پیشنهادی، به ارزيابى اثر عوامل گوناگونى مانند سختى دورانى پيوند عضوی، سختی دورانی سختی تکیه گاهها و گونه ماده تابعی درجهای بر پاسخ ارتعاش آزاد قابهای همگن و ناهمگن پرداخته خواهد شد. یافتهها نشان داد، عاملهای یاد شده، اثر قابل توجهی بر فرکانس طبیعی سازه دارند.

۲-الگوسازی قاب ناهمگن

یک قاب فولادی ساده ناهمگن با پیوند نیمه سخت و تکیه-گاههای کشسان دورانی همانند شکل ۱ در نظر گرفته شد. سختی پیوندهای تکیهگاههای ستون و تیر، به ترتیب، با دو فنر دورانی به سختیهای K_{f1} و K_{f2} الگوسازی شده است. باید افزود، عضوهای نامنشوری، حالت خاصی از عضوهای ناهمگن به حساب میآیند. رفتار ارتعاش آزاد قابهای همگن با پیوندهای نیمه سخت و تکیه گاههای ساده، به وسیله سوفیانوپولوس [۶] مورد ارزیابی قرار گرفت. عطارنژاد و همکاران [۷] با بهرجویی از برنامهای به زبان فرترن، راهکار دقیقی برای بررسی رفتار ارتعاش آزاد تیرهای نامنشوری با تکیهگاههای کشسان دورانی در دسترس قرار دادند. سینا و همکاران [۸] بر پایه نگره تغییر شکلهای برشی، یک راهکار تحلیلی برای بررسی رفتار ارتعاش آزاد تیرهای FGM ارائه کردند. آنها فرکانسهای طبیعی و شکل مود تیرهای ناهمگن با شرطهای متفاوت تکیه گاهی را ارزیابی نمودند. یک روش نوین عددی برای حل معادله دیفرانسیل حاکم بر ارتعاش آزاد تیرهای با ماده تابعی درجهبندی شده محوری با مقطع نامنشوری به وسیله هانگ و لی [۹] ارائه گردید. آنها به ارزیابی اثرهای تغییر ضریب کشسانی و لنگر لختی بر روی فرکانس ها و مودهای ارتعاشی تیرها با شرطهای تکیهگاهی متفاوت پرداختند. شهبا و همکاران [۱۰] با به کارگیری روش اجزای محدود، پایداری و ارتعاش آزاد تیر ناهمگن اولر- تیموشنکو با شرطهای گوناگون تکیهگاهی را ارزیابی کردند. این پژوهشگران، اثر عامل هایی مانند ضریب نامنشوری، تکیه گاههای کششسان، جرم متمرکز و ناهمگنی مواد را بر بسامدهای طبیعی و بار كمانشى بررسى نمودند. حل دقيق معادلههاى فركانس ارتعاش آزاد تیرهای ناهمگن تیموشنکو به وسیله تانگ و همکاران [۱۱] در دسترس قرار گرفت. آنها تغییر ویژگی-های مواد را بر حسب تابعهای نمایی در نظر گرفتند و فرکانسهای طبیعی تیرهای ناهمگن با شرطهای متفاوت تکیه گاهی را به دست آوردند. با بهره جویی از نگره تیر لوینسون، وانگ و لی [۱۲] رفتار ارتعاش آزاد تیرهای FGM با شرطهای متفاوت تکیه گاهی را ارزیابی نمودند. هاشمی و همکاران [۱۳] ارتعاش آزاد تیرهای ناهمگن دو سر ساده را به صورت تحلیلی بررسی کردند. این پژوهشگران، از تابعهای توانی و نمایی برای الگوسازی تیرهای FGM بهره بردند. رضایی پژند و مسعودی [۱۴] با بهرهجویی از تابعهای بسل و حل دقیق، کمانش و ارتعاش آزاد تیر – ستون های تشکیل یافته از ماده تابعی درجهبندی -شده را بررسی نمودند. آنها اثرهای ناهمگنی و نامنشوری تیر- ستون با شرطهای گوناگون تکیهگاهی را ارزیابی کردند. همچنین، به واکاوی رفتار کمانشی قابهای ناهمگن

 \overline{K}_{f1} این فنرها، به ترتیب، با ضریبهای بدون یکای \overline{K}_{f1} و سختی این فنرها، به ترتیب، با ضریبهای بدون یکای بوند تیر به ستون با یک فنردورانی به سختی K_{f2} وارد تحلیل می گردد که سختی آن نیز، با ضریب بدون یکای \overline{K}_{fc} تغییر می-نماید. باید افزود، رفتار فنرهای دورانی، کشسان خطی پنداشته می شوند و رابطههای زیر میان سختی فنرهای دورانی و ضریبهای بدون یکای نظیر هر یک برقرار می-باشد:

$$K_{f1} = \bar{K}_{f1} \frac{E_{01}I_{01}}{L_1} \tag{1}$$

$$K_{f2} = \bar{K}_{f2} \frac{E_{02}I_{02}}{L_2}$$
(٢)

$$K_{fc} = \bar{K}_{fc} \frac{E_{02}I_{02}}{L_2}$$
(٣)

در این رابطهها، E_{0i} و I_{0i}، به ترتیب، ضریب کشسانی و لنگر لختی عضو همگن پنداشته می شوند و طول عضوها برابر iL میباشد. پایین نویسهای I=i و i=2، به ترتیب، نشانگر وابستگی عامل ها به ستون و تیر هستند. بر پایه رابطههای (۱) تا (۳)، هنگامی که ضریبهای سختی بدون یکا از صفر تا بینهایت تغییر می کنند، نوع پیوندهای عضوی و تکیه-گاهی، به ترتیب، از مفصلی به گیردار تغییر مییابند.

بر پایه شکل (۱)، عضوهای قاب، ناهمگن میباشند و از ماده تابعی درجهبندی شده (FGM) محوری، تشکیل یافتهاند به گونهای که تابع تغییرات سختی خمشی (D(xi و تابع تغییرات جرم واحد طول (G(xi آنها، به ترتیب، با روابط زیر بیان میگردند:

$$D(x_{i}) = E(x_{i})I(x_{i}) = E_{0i}I_{0i}\left(1 + c_{i}\frac{x_{i}}{L_{i}}\right)^{3} \quad i = 1, 2$$
(*)

$$G(x_{i}) = \rho(x_{i})A(x_{i}) = \rho_{0i}A_{0i}\left(1 + c_{i}\frac{x_{i}}{L_{i}}\right) \quad i = 1, 2 \quad (\Delta)$$

در رابطههای کنونی، E_{0i} ، E_{0i} ، E_{0i} و A_{0i} و A_{0i} به ترتیب، ضریب P_{0i} ، I_{0i} ، E_{0i} ، کنوب ، مکت انگر ایک و سطح مقطع عضو همگن یا همان موقعیت $x_i=0$ میباشند. پایین ویسهای i=1 و i=i همان موقعیت $x_i=0$ میباشند. پایین ویسهای i=i و i=i همان موقعیت $x_i=0$ میباشند. پایین و استه به ستون و تیر i=i و i=i, به ترتیب، نشانگر رابطههای وابسته به ستون و تیر هستند. افزون بر این، عامل r_i ، ضریب تغییر ویژگیهای مقطع عضو در طول آن میباشند که همواره بزرگتر از منفی یک خواهد بود (1-<c). چنانچه، ضریب تغییر ویژگیهای عضو، صفر در نظر گرفته شود (0=c)، به معنی آن است که عضو مورد نظر همگن میباشد و در غیر این صورت، عضو ناهمگن خواهد بود. باید افزود، به طور معمول، عامل

^c، در نمونههای کاربردی برابر مقدارهای ۰/۱ و ۲/۲ در نظر گرفته میشود. یادآوری می کند، تغییر همزمان و یا مستقل در هر یک از ویژگیهای هندسی یا مکانیکی عضو، سبب FGM پنداشتن عضو و ناهمگن شدن آن می گردد. به سخن دیگر، تغییرات سختی خمشی (x) C در یک عضو FGM (ناهمگن)، میتواند تابعی از تغییرات ضریب کشسانی باشد، هنگامی که لنگر لختی ثابت است کشسانی باشد، هنگامی که لنگر لختی ثابت است (p(x)=E(x).I0) یا تابعی از تغییرات لنگر لختی باشد، زمانی که ضریب کشسانی ثابت است ((b(x)=E(x).J) و یا تابع تغییرات همزمان ضریب کشسانی و لنگر لختی باشد یا تابع تغییرات همزمان ضریب کشسانی و لنگر لختی باشد زمانی در رابطه (۴) را میتوان به هرکدام از چهار شکل رابطههای زیر پنداشت:

$$E(x_{i}) = E_{0i} \left(1 + c_{i} \frac{x_{i}}{L_{i}} \right)^{3}; I = I_{0i}$$
 (7)

$$E = E_{0i}; I(x_i) = I_{0i} \left(1 + c_i \frac{x_i}{L_i} \right)^3$$
(Y)

$$E(x_{i}) = E_{0i} \left(1 + c_{i} \frac{x_{i}}{L_{i}}\right)^{2}; I(x_{i}) = I_{0i} \left(1 + c_{i} \frac{x_{i}}{L_{i}}\right)^{1} \qquad (A)$$

$$E(x_{i}) = E_{0i} \left(1 + c_{i} \frac{x_{i}}{L_{i}} \right)^{1}; I(x_{i}) = I_{0i} \left(1 + c_{i} \frac{x_{i}}{L_{i}} \right)^{2}$$
(9)

۳-رابطهسازی پیشنهادی

معادلهی دیفرانسیل ارتعاش آزاد حاکم بر هر یک از عضوهای قاب شکل ۱ بر پایه نگره تیر اولر-برنولی، برابر رابطههای زیر خواهد بود:

$$\frac{\partial^2}{\partial x_i^2} \left(D\left(x_i\right) \frac{\partial^2}{\partial x_i^2} w_i\left(x_i,t\right) \right) +$$

$$G\left(x_i\right) w_i\left(x_i,t\right) = 0 \quad i = 1,2$$
(1.)

در رابطه کنونی، xi، محور طولی عضو و wi، تغییرشکل جانبی عضو و t، نشانگر زمان میباشند. تابعهای (D(xi) و G(xi) نیز، پیشتر با رابطههای (۴) و (۵)، تعریف شدند. معادلهی بالا، رابطهای شامل مشتقهای جزئی مکانی و زمانی است، که حل آن را دشوار میسازد. با انتقال این معادله از حوزهی زمان به حوزهی فرکانس، پاسخها به صورت سادهتری به دست میآیند. باید افزود، این تبدیل و جداسازی، اثری بر پاسخها نخواهد داشت. برای دستیابی به این هدف، راهکارهای گوناگونی مانند بهرهجویی از تابعهای نمایی و مثلثاتی در تابع پاسخ تغییرشکل وجود دارد. بر این

$$\begin{cases}
\overline{W_{1}}(0) = 0 \\
\overline{W_{2}}(0) = 0 \\
\overline{W_{1}}(1) = 0 \\
\overline{W_{2}}(1) = 0 \\
\overline{W_{1}}'(0) - \overline{K_{f}} \cdot \overline{W_{1}}'(0) = 0 \\
\overline{W_{2}}''(0) - \overline{K_{f}} \cdot \overline{W_{2}}'(0) = 0 \\
(1+c_{1})^{3} \overline{W_{1}}''(1) + \frac{\overline{I}}{\overline{L}} (1+c_{2})^{3} \overline{W_{2}}''(1) = 0 \\
\overline{LW_{1}}'(1) - \overline{W_{2}}'(1) + \frac{(1+c_{2})^{3} \overline{W_{2}}''(1)}{\overline{K_{fc}}} = 0
\end{cases}$$

$$= \frac{1}{2} \sum_{i=1}^{K-2i_{02}} \sum_{i=1}$$



شکل ۱- قاب ساده ناهمگن با پیوند نیمهسخت و تکیهگاههای کشسان دورانی

با وارد نمودن شرطهای بالا در معادلههای تغییرشکل عضوها که در رابطهی (۱۳) آمد، رابطههایی میان ضرایب ثابت مجهول در دسترس قرار میگیرد. بر این پایه، یک دستگاه هشت معادله، هشت مجهول، همانند رابطه (۱۵) به دست میآید که در آن، درایههای ماتریس ضریبهای ثابت [F] با توجه به شرطهای مرزی حساب میشوند.

$$\begin{bmatrix} F_{11} & F_{12} & F_{13} & F_{14} & F_{15} & F_{16} & F_{17} & F_{18} \\ F_{21} & F_{22} & F_{23} & F_{24} & F_{25} & F_{26} & F_{27} & F_{28} \\ F_{31} & F_{32} & F_{33} & F_{34} & F_{35} & F_{36} & F_{37} & F_{38} \\ F_{41} & F_{42} & F_{43} & F_{44} & F_{45} & F_{46} & F_{47} & F_{48} \\ F_{51} & F_{52} & F_{53} & F_{54} & F_{55} & F_{56} & F_{57} & F_{58} \\ F_{61} & F_{62} & F_{63} & F_{64} & F_{65} & F_{66} & F_{67} & F_{68} \\ F_{71} & F_{72} & F_{73} & F_{74} & F_{75} & F_{76} & F_{77} & F_{78} \\ F_{81} & F_{82} & F_{83} & F_{84} & F_{85} & F_{86} & F_{87} & F_{88} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} C_1 \\ C_2 \\ C_3 \\ C_4 \\ C_5 \\ C_6 \\ C_7 \\ C_8 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 0 \\ 0 \\ 0 \\ 0 \\ 0 \\ 0 \end{bmatrix}$$
 (1 Δ)

دستگاه معادله کنونی، در صورتی دارای پاسخ یگانه خواهد بود که دترمینان ماتریس ضریبهای ثابت، برابر صفر شود. از این رو، با بهرهجویی از دترمینان ماتریس ضریبهای مجهول و برابری آن با صفر، معادلهی مشخصهی قاب برپا می گردد. با به دست آوردن ریشههای این معادله، فرکانس-های طبیعی سیستم در دسترس قرار می گیرند. پایه، تابع پاسخ تغییرشکل عضو به صورت زیر پنداشته می-شود:

$$w_{in}(x_i,t) = \overline{w}_{in}(x_i)e^{j\omega_n t} \quad (j^2 = -1) \quad (11)$$

 \overline{W}_{in} که در آن، w_{in} فرکانس زاویه ای مود ارتعاشی nlًم و \overline{W}_{in} ، \overline{W}_{in} و تیر \overline{W}_{in} (i=2) و تیر (i=2) و تابع پاسخ نظیر تغییر شکل جانبی ستون(i=1) و تیر (i=2) و تابع پاسخ نظیر تغییر شکل جانبی ستون(i=1) و تیر (i=2) و \overline{W}_{in} (i=2) \overline{M}_{in} on an and \overline{M}_{in} on \overline{M}_{in} on \overline{L}_{i} is \overline{L}_{i} is \overline{L}_{i} is \overline{L}_{i} in \overline{L}_{i} in \overline{L}_{i} in \overline{L}_{i} in \overline{L}_{i} is \overline{L}_{i} in \overline{L}_{i} in \overline{L}_{i} in \overline{L}_{i} is \overline{L}_{i} in \overline{L}_{i} in \overline{L}_{i} is \overline{L}_{i} in \overline{L}_{i} is \overline{L}_{i} in \overline{L}_{i} is \overline{L}_{i} in \overline{L}_{i} in \overline{L}_{i} is \overline{L}_{i} in \overline{L}_{i} in \overline{L}_{i} is \overline{L}_{i} in \overline{L}_{i} is \overline{L}_{i} in \overline{L}_{i} in \overline{L}_{i} in \overline{L}_{i} is \overline{L}_{i} in \overline{L}_{i} in \overline{L}_{i} in \overline{L}_{i} in \overline{L}_{i} is \overline{L}_{i} in \overline{L}_{i} in \overline{L}_{i} in \overline{L}_{i} is \overline{L}_{i} in \overline{L}_{i} in \overline{L}_{i} in \overline{L}_{i} in \overline{L}_{i} is \overline{L}_{i} in \overline{L}_{i} in \overline{L}_{i} in \overline{L}_{i} is \overline{L}_{i} in \overline{L}_{i} in \overline{L}_{i} in \overline{L}_{i} in \overline{L}_{i} in \overline{L}_{i} in \overline{L}_{i} is \overline{L}_{i} in \overline{L}_{i} in \overline{L}_{i} in \overline{L}_{i} in \overline{L}_{i} is \overline{L}_{i} in \overline{L}_{i} in

$$\overline{W_{i}}^{''''}\left(\xi_{i}\right)\xi_{i}^{2}+6\overline{W_{i}}^{'''}\left(\xi_{i}\right)\xi_{i}+6\overline{W_{i}}^{'''}\left(\xi_{i}\right)-\frac{\mu_{in}^{4}}{c_{i}^{4}}\overline{W_{i}}\left(\xi_{i}\right)=0$$
(17)

پاسخ معادلهی دیفرانسیل مرتبهی چهارم بالا، بر حسب تابعهای بسل و برای ستون (i=1) و تیر (i=2) به قرار زیر خواهد بود:

$$\begin{cases} \overline{W_{1}}(\xi_{1}) = \left(C_{1}I_{1}\left[\frac{2\mu_{1n}\sqrt{\xi_{1}}}{c_{1}}\right] + C_{2}J_{1}\left[\frac{2\mu_{1n}\sqrt{\xi_{1}}}{c_{1}}\right] + C_{3}K_{1}\left[\frac{2\mu_{1n}\sqrt{\xi_{1}}}{c_{1}}\right] + C_{4}Y_{1}\left[\frac{2\mu_{1n}\sqrt{\xi_{1}}}{c_{1}}\right]\right)\frac{1}{\sqrt{\xi_{1}}} \\ \overline{W_{2}}(\xi_{2}) = \left(C_{5}I_{1}\left[\frac{2\mu_{2n}\sqrt{\xi_{2}}}{c_{2}}\right] + C_{6}J_{1}\left[\frac{2\mu_{2n}\sqrt{\xi_{2}}}{c_{2}}\right] + C_{7}K_{1}\left[\frac{2\mu_{2n}\sqrt{\xi_{2}}}{c_{2}}\right] + C_{8}Y_{1}\left[\frac{2\mu_{2n}\sqrt{\xi_{2}}}{c_{2}}\right]\right)\frac{1}{\sqrt{\xi_{2}}} \end{cases}$$
(17)

در این رابطه، ثابتهای C₁ تا C₈، ثابتهای مجهول تغییر شکل های تیر و ستون سازه هستند. برای یافتن هشت ثابت مجهول، نیاز به هشت شرط مرزی می باشد. این شرط-های مرزی در رابطه (۱۴) آمده است.

به سخن دیگر، معادله مشخصه قاب (*M*)، همانند رابطه (۱۶)، تابعی از عامل بدون یکای فرکانسهای طبیعی، ضریب تغییر ویژگیهای عضوها، ضریبهای بدون یکای سختی دورانی پیوندهای تکیهگاهی و عضوی، نسبتهای لاغری، لنگر لختی و طول عضوها می باشد.

 $M = M(\mu_{ln}, c_1, c_2, \overline{K}_{f1}, \overline{K}_{f2}, \overline{K}_{fc}, \overline{I}, \overline{L}, \lambda_1, \lambda_2)$ (19)

۴–صحت سنجی

به منظور وارسی دقت و کارایی رابطهسازی پیشنهادی، دو نمونه در این بخش بررسی می شوند. نخست، قاب شکل (۱) با عضوهای همگن (c = 0) و تکیهگاههای ساده نحلیل شده است. باید افزود، این سازه $(\overline{K}_{f1} = \overline{K}_{f2} = 0)$ پیش از این به وسیله سوفیانوپولوس [۶] مورد ارزیابی قرار گرفته است و فرکانسهای طبیعی ارتعاش آزاد سه شکل (مود) نخست آن برای سختی های متفاوت عضوی حساب شدهاند. بر پایه جدول ۱، می توان دید که یافتههای رابطه-سازی پیشنهادی، همخوانی دقیقی با پاسخهای مرجع [۶] دارند. افزون بر این، راهکار پیشنهادی برای قابهای ناهمگن $(c \neq 0)$ و شرطهای متفاوت تکیهگاهی ،کاربرد خواهد داشت. در نمونه دیگر ($\overline{K}_{f1} \neq \overline{K}_{f2} \neq 0$) سه فرکانس طبیعی نخست ارتعاش آزاد تیر ناهمگن دو سر گیردار (c=۰,۰-۰,۱-۰,۲) با پاسخهای مرجعهای [۹] و [۱۸] سنجیده شدهاند. پاسخهای جدول ۲ نیز، دقت و کارایی رابطهسازی پیشنهادی را به خوبی آشکار میسازد. باید افزود، در صورتی که سختی ستون به سمت بینهایت میل داده شود، رابطهسازیهای کنونی برای تیر ناهمگن نیز به کار خواهند آمد.

۵-ارزیابی اثر عاملهای گوناگون در تحلیل ارتعاش آزاد قاب ناهمگن

در این بخش، به بررسی اثر عاملهای ضریب تغییر ویژگی-های عضوها و ضریبهای بدون یکای سختی دورانی پیوندهای تکیهگاهی و عضوی بر فرکانسهای طبیعی و شکلهای ارتعاشی قاب مورد مطالعه پرداخته میشود. باید افزود، در تمامی نمونهها، برای سادگی و به منظور درک بهتر اثر عاملهای یاد شده، مشخصههای تیر و ستون قاب بهتر اثر عاملهای یاد شده، مشخصههای تیر و ستون قاب یکسان پنداشته خواهند شد. به سخن دیگر، یکسان پنداشته خواهند شد. به سخن دیگر، آن، رابطههای $\overline{I} = c_2 = c$ و $\mu_{1n} = \mu_{2n} = \mu$ برقرار خواهند بود.

تحلیل ارتعاش آزاد قابهای همگن و ناهمگن، با سختیهای دورانی متفاوت تکیه گاهی و عضوی، در این بخش، مورد بررسی قرار می گیرد. ضریبهای بدون یکای فرکانس طبیعی قاب همگن ، \bar{K}_{f1} در سه مود نخست، برای مقدارهای متفاوت ($c=\cdot/\cdot$)، در سه مود نخست، برای مقدارهای م و \overline{K}_{fc} و \overline{K}_{fc} ، در جدول ۳ گزارش شده است. همچنین، در \overline{K}_{fc} جدول های * و α ، به ترتیب، مقدار μ در سه مود نخست قابهای ناهمگن با ضریب تغییر ویژگیهای $c= \cdot/1$ و c=٠/۲ و برای مقدارهای متفاوت سختی دورانی تکیهگاهها و پیوند نیمه سخت تیر به ستون در دسترس قرار گرفته اند. جدولهای ۳ تا ۵ نشان میدهند، برای سختیهای تکیه-گاهی کم و زیاد ($\overline{K}_{f1} = \overline{K}_{f2} = 0, 0.5, 1e^{5}$)، با افزایش ، ضریب بدون یکای فرکانس طبیعی (μ) در هر سه \overline{K}_{fc} مود ارتعاشی و برای هر سه مقدار ضریب تغییر ویژگیها (۲)، در $c = \cdot/\cdot - \cdot/\cdot - \cdot/$ سختیهای تکیهگاهی میانی $(\overline{K}_{f1} = \overline{K}_{f2} = 5)$ ، بسته به μ شکل (مود) ارتعاشی و ضریب تغییر ویژگیها، مقدار كاهش يا افزايش خواهد يافت.

بر پایه جدول ۳، در مود یکم قاب همگن (c=۰/۰)، افزایش سختی تکیهگاهها از ساده $(\overline{K}_{f1} = \overline{K}_{f2} = 0)$ به گیردار و ساده و برای پیوندهای عضوی ساده و ($\overline{K}_{f1} = \overline{K}_{f2} = 1e5$) سخت، به ترتیب، سبب افزایش ۲۵/۴۳ درصدی و ۲۴/۹۹ (μ) درصدی در مقدار ضریب بدون یکای فرکانس طبیعی می شوند. همچنین، در شکل دوم ارتعاشی، با افزایش سختی دورانی تکیهگاهها از ساده به گیردار، برای پیوندهای عضوی سادہ ($\overline{K}_{fc}=$ 1e 5) و سخت ($\overline{K}_{fc}=$ 0.1) عضوی سادہ ضریب بدون یکای فرکانس طبیعی، به ترتیب، افزایشی ۲۴/۹۹ درصدی و ۲۰/۴۶ درصدی خواهد داشت. افزون بر اینها، افزایش سختی تکیهگاهها از ساده به گیردار، برای پیوندهای عضوی ساده و سخت، به ترتیب، افزایش ۱۲/۵۶ درصدی و ۱۲/۵۰ درصدی مقدار μ برای مود سوم را در پی خواهد داشت. از سوی دیگر، پاسخهای جدول ۳ نشان می-دهند، در مود یکم قاب همگن (c=٠/٠)، افزایش سختی دورانی پیوند از ساده ($\overline{K}_{fc}=0.1$) به گیردار ، برای تکیه گاههای ساده و سخت، به ترتیب، $(\overline{K}_{fc} = 1e\,5)$ سبب افزایش ۱/۰۷ درصدی و ۰/۷۲ درصدی در مقدار ضریب بدون یکای فرکانس طبیعی (μ) می شوند. همچنین، در شكل دوم ارتعاشي قاب، با افزايش سختي پيوند عضوي

از ساده به گیردار، برای تکیهگاههای ساده $(\overline{K}_{f\,1} = \overline{K}_{f\,2} = 1e\,5)$ و گیردار $(\overline{K}_{f\,1} = \overline{K}_{f\,2} = 0)$ ، مقدار ضریب بدون یکای فرکانس طبیعی، به ترتیب، افزایشی ۲۴/۹۹ درصدی و ۲۰/۴۶ درصدی خواهد داشت.

افزون بر اینها، افزایش سختی دورانی پیوند تیر به ستون، از ساده به سخت، برای تکیهگاههای ساده و گیردار، به ترتیب، افزایشهای اندک ۰/۲۶ درصدی و ۰/۲۰ درصدیِ مقدار µ برای مورد سوم را به دنبال خواهد داشت.

_	_	2.	2			$ar{K}_{fc}$					
1	L	λ1	λ_2	سماره مود (سکل) از نعاس	مىبع	•/١	۰/۵	٢	١.	۵۰	۱۰۵
					راهکار پیشنهادی	۲/۷۵۵۳	2/2016	2/9080	۲/٩٠٩٧	۲/9 • 94	۲/٩٠٠٣
		1	سوفيانوپولوس [8]	۲/۷۵۵۳	2/8016	۲/۹۵۳۵	४/९・९४	7/9.74	۲/٩٠٠٣		
			راهکار پیشنهادی	311708	۳/۰۶۴۳	۵/۲۶۸۹	٣/٩٧۶۵	٣/٧٨۴٠	8/1418		
ì	ì	۱۵	٢۵	ì	سوفيانوپولوس [8]	3/1708	۳/۰۶۴۳	۵/۵۶۸۹	34/9780	٣/٧٨۴٠	8/1418
				÷	راهکار پیشنهادی	۵/۵۳۲۵	۵/۵۰۰۶	۶/۱۰۰۷	0/1114	0/7247	۵/۷۵۳۷
				,	سوفيانوپولوس [8]	۵/۵۳۲۵	۵/۵۰۰۶	۶/۱۰۰۷	0/1114	6/7647	۵/۷۵۳۷
				,	راهکار پیشنهادی	1/2228	1/7 • 78	•/٩٣٧•	۱/۶۰۳۸	1/4714	1/4894
				1	سوفيانوپولوس [8]	1/2228	1/7 • 78	•/987.	۱/۶۰۳۸	1/6714	1/4894
、		~~~	*^	Ŷ	راهکار پیشنهادی	7/4749	۲/48.1	۲/۲۳۱۸	۲/۷۳۶۰	7/8487	7/8878
1		,	سوفيانوپولوس [8]	7/4749	۲/46•۷	۲/۲۳۱۸	۲/۷۳۶۰	7/8487	7/8878		
				٣	راهکار پیشنهادی	۳/۱۳۴۸	۳/۱۲۴۸	۳/•۶۱۸	٣/۴٩٩۴	٣/٣٨٣٨	۳/۳۵۹۵
				,	سوفيانوپولوس [8]	۳/۱۳۴۸	۳/۱۲۴۸	۳/•۶۱۸	٣/۴٩٩۴	۳/۳۸۳۸	۳/۳۵۹۵
				,	راهکار پیشنهادی	1/3976	1/8001	7/1847	1/0822	1/2212	1/5882
				1	سوفيانوپولوس [8]	1/3976	1/8001	7/1847	1/0822	1/2777	1/5882
、	,	٣.	۱۸.	¥	راهکار پیشنهادی	۲/۸۰۶۱	۲/۷۸۱۵	۲/29・4	2/2022	2/2022	2/2016
1	1	, •	100	1	سوفيانوپولوس [8]	۲/۸۰۶۱	۲/۷۸۱۵	۲/29.4	2/2022	2/2012	2/2016
				¥	راهکار پیشنهادی	3/1754	۳/۰۵۴۹	4/1002	36/262	٣/٧٢ ١٨	٣/۶٩٠٢
					سوفيانوپولوس [8]	3/1754	۳/•۵۴۹	4/1002	36/262	٣/٧٢١٨	۳/۶۹۰۲
				Ŋ	راهکار پیشنهادی	•/880.	•/۶•٩٨	•/4704	•/8914	•/Y۵۵۵	•/४۴۶•
			-	سوفيانوپولوس [8]	•/880.	•/۶•٩٨	•/4704	•/1184	·/YY۵۵	•/४۴۶•	
、	~	۳.	۱۸.	۲	راهکار پیشنهادی	1/200.	1/2480	1/51.5	1/411	1/8808	1/8028
1	ω	, •	10*	1	سوفيانوپولوس [8]	1/2000	1/2480	1/21•2	1/4118	1/8808	1/8828
				٣	راهکار پیشنهادی	١/٨٨٣٩	١/٨٧٩٣	1/1084	۲/۱۰۳۸	1/9749	1/9574
				1	سوفيانوپولوس [8]	۱/۸۸۳۹	١/٨٧٩٣	1/8088	۲/۱۰۳۸	1/9749	1/9888

$(c = K_f)$	$_{1} = K_{f2}$	سادہ (0=	نکیهگاههای	همگن با ا	خست قاب ہ	ر سه مود ن	طبیعی (µ) در	ی فرکانس	ای بدون یکا	۱- ضریبها	جدول
-------------	-----------------	----------	------------	-----------	-----------	------------	--------------	----------	-------------	-----------	------

		·	jc , z				
شماره مود (شکل) ار تعاش		c					
		•/•	•/)	•/٢			
	راهكار پيشنهادي	22/202220	۲۳/۴۷۹۶۰۷	26/082618			
١	قازاریان و همکاران[۱۸]	22/202220	۲۳/۴۷۹۶۰۷	24/082418			
	هانگ و لي[٩]	22/27228	८८/६८४८ २	24/082618			
	راهكار پيشنهادي	81/8VTXTW	84/VT1•81	۶۷/۷۰۴۷۵۵			
۲	قازاریان و همکاران[۱۸]	81/8VTXTW	84/VT1•81	۶۷/۷۰۴۷۵۵			
	هانگ و لي[٩]	81/8VTATT	۶۴/۷۲۱۰۶۸	۶۷/۷۰۴۷۵۵			
	راهكار پيشنهادي	१८•/५•९८४	١٢۶/٨٧٨ • ١٧	182/12441			
٣	قازاریان و همکاران[۱۸]	१८•/५•९८४	۱ <i>۲۶</i> /۸۷۸۰۲۰	۱۳۲/۷۲۳۹۸۰			
	هانگ و لی[۹]	17./9.74.	۱۲۶/۸۷۸۰۵۱	۱۳۲/۷۲۴۰۶۸			

جدول ۲- مربع ضریبهای بدون یکای فرکانس طبیعی (μ^2) در سه مود نخست تیر ناهمگن دو سر گیردار با ضریبهای تغییر ویژگیهای ($c = 0, 0.1, 0.2, \overline{K}_{f_1} = \overline{K}_{f_2} = \overline{K}_{f_3}$ متفاوت ($c = 0, 0.1, 0.2, \overline{K}_{f_1} = \overline{K}_{f_2} = \overline{K}_{f_3}$

و عضوی	تفاوت تكيه گاهى ،	(c = 0.0) با سختیهای من	ی فرکانس طبیعی (µ) سه مود نخست قاب همگن	جدول ۳- ضریبهای بدون یکا;

$\overline{K}_{f1} - \overline{K}_{f2}$	شماره مود (شکل) ار تعاش	\overline{K}_{fc}							
\mathbf{n}_{f1} \mathbf{n}_{f2}	مساره موه (مسلق) از عامل	•/١	• /۵	١	۵	١.	۵۰	۱۰۵	
	١	۳/۱۰۸۴	८/१८१८	2/2112	81418/	8/1418	8/1418	8/1418	
•-•	٢	۳/۱۴۱۶	۳/۱۴۱۶	8/1418	4/8404	4/1204	٣/٩۶٧٩	8/9888	
	٣	۶/۲۶۷۰	۶/۱۹۵۶	۶/• ۸۹۲	۶/۲۸۳۲	۶/۲۸۳۲	۶/۲۸۳۲	۶/۲۸۳۲	
•/۵-•/۵	١	۳/۱۸۱۵	۳/۰۱۸۹	7/8740	۲/۲۱۳۶	۳/۲۱۳۶	۳/۲۱۳۶	۳/۲۱۳۶	
	٢	۳/۲۱۳۶	۳/۲۱۳۶	8/2188	۴/۷۰۵۷	f/7fXf	4/•2•1	٣/٩٨٨٧	
	٣	۶/۳۰۵۲	۶/۲۳۴۸	१/१८११	۶/۳۲۱۲	۶/۳۲۱۲	۶/۳۲۱۲	۶/۳۲۱۲	
	١	۳/۵۰۵۱	٣/٣۶١٩	٣/•٨•٧	37/2261	37/2261	37/2261	3/2261	
۵–۵	٢	37/2261	37/2261	37/2261	۵/۰۵۰۲	4/0668	4/8891	4/2929	
	٣	8/2218	8/4118	8/3742	8/2228	8/2228	8/2228	8/2228	
۱۰۵-۱۰۵	١	٣/٨٩٨٧	31/1845	37/2181	8/9888	۳/9788	34/9288	8/9888	
	٢	۳/97۶۶	۳/978۶	۳/978۶	۵/۶۳۳۸	۵/۰۵۴۶	۴/۷۸۰۱	۴/۷۳۰۰	
	٣	۷/۰۵۴۲	۶/۹۹۱۸	۶/٩٠١١	۷/•۶۸۵	۷/•۶۸۵	٧/•۶٨۵	٧/•۶۸۵	

$\overline{K}_{ii} - \overline{K}_{ii}$	شماره ممد (شکار) ارتواش	$ar{K}_{_{fc}}$							
$\mathbf{K}_{f1} - \mathbf{K}_{f2}$	شيارة مود (شعن) از عاش	• / ١	• /۵	١	۵	١.	۵۰	۱۰۵	
	١	۳/۲۱۵۳	۳/۲۰۴۳	۳/۱۹۰۳	81.088	۲/۸۰۷۸	٣/٢١٨٠	٣/٢١٨٠	
•_•	٢	۳/۲۱۸۰	۳/۲۱۸۰	۳/۲۱۸۰	۳/۲۱۸۰	٣/٢١٨٠	۵/۱۱۵۶	4/• 481	
	٣	8/4808	۶/4704	۶/۴۲۳۸	8/8874	8/7N9V	९/१८२१	९/६८७१	
	١	377777	۳/۲۱۱۸	٣/١٩٧٧	8/1989	۲/۸۱۷۱	377707	377707	
• / \D- • / \D	٢	377753	377753	377753	377753	377753	۵/۱۲۲۰	41.960	
	٣	۶/44.1	\$/4747	۶/۴۲۷۷	8/3714	۶/۲۹۰۸	۶/44.1	۶/44.1	
	١	٣/٢٨٣١	37777	۳/۲۵۸۸	۳/۱۲۹۸	٣/٨٩٢٨	3/2702	W/YXQV	
$\Delta - \Delta$	٢	٣/٢٨۵٧	٣/٢٨۵٧	٣/٢٨۵٧	۳/۲۸۵۷	٣/٢٨۵٧	۵/۱۷۶۱	4/1.74	
	٣	8/4778	8/4874	६/१८१	۶/۴۰۵۲	8/8808	۶/۴۷۳۹	۶/۴۷۳۹	
	١	٣/٩٩٣۴	٣/٩٨۴٢	۳/۹۷۲۴	٣/٨۶۴٩	31/8848	٣/٩٩۵٧	٣/٩٩۵٧	
۱ • ^۵ -۱ • ^۵	٢	٣/٩٩۵٧	٣/٩٩۵٧	٣/٩٩۵٧	٣/٩٩۵٧	٣/٩٩۵٧	۶/۱۲۸۰	4/1494	
	٣	٧/٢٢۵۶	٧/٢٢١٠	٧/٢١٥٢	٧/١۶۵٧	٧/• ٩۶٢	٧/2268	V/7791	

جدول ۴- ضریبهای بدون یکای فرکانس طبیعی (µ) سه مود نخست قاب همگن (c = 0.1) با سختیهای متفاوت تکیهگاهی و عضوی

$\overline{K} = \overline{K}$	ثامت ا (الا ش) محمد مار ش	\overline{K}_{fc}						
$\mathbf{K}_{f1} - \mathbf{K}_{f2}$	شماره مود (شکل) از تعاس	• / ١	• /۵	١	۵	۱.	۵۰	۱۰۵
	١	۳/۲۸۵۸	٣/٢۶۶٩	37/2421	۲/۹۷۳۱	٢/١١٩١	8/29.4	۳/29.4
•-•	٢	۳/29.4	37/29.4	8/29.4	٣/٢٩٠۴	٣/٢٩٠۴	4/8988	4/1907
	٣	8/2226	۶/۵۷۳۸	۶/۵۶۲۸	814848	۶/۳۱۲۱	8/2148	8/0148
	١	٣/٢٩٩۶	٣/٢٨٠٨	37/2081	٢/٩٨٩۴	7/1007	37/3041	3.4.4.4
۵,۰-۰,۵	٢	3.4.41	3.4.4.4	37/3041	۳/۳۰۴۱	37/3041	۴/۷۰۸۵	4/1789
	٣	۶/۵۸۹۹	۶/۵۸۱۲	۶/۵۷۰۲	8/4777	۶/۳۲۰۲	۶/۵۹۲۰	۶/۵۹۲۰
	١	8/4.4.	٣/٣٨۶٠	8/8878	۳/۱۱۱۰	۲/۳۹۳۴	٣/۴۰۸۴	٣/۴۰۸۴
۵–۵	۲	٣/۴۰۸۴	٣/۴۰۸۴	٣/۴۰۸۴	٣/۴۰۸۴	٣/۴۰۸۴	۴/۸۰۵۷	4/2686
	٣	8/8014	8/8479	8/8871	8/538	8/8034	8/8034	8/8088
	١	۴/۰۵۸۳	41.420	41.219	۳/۸۱۴۸	37/3078	4/0977	4/0977
۵ ۱ - ۵ - ۱	۲	4/0977	4/0977	4/0977	4/0977	4/0977	۵/۶۳۱۷	4/9261
	٣	۷/۳۷۷۵	४/٣۶٩٩	٧/٣۶٠١	۷/۲۷۴۵	٧/١۴۵۵	٧/٣٧٩۴	٧/٣٧٩۴

c = 0.2) با سختیهای متفاوت تکیهگاهی و عضوی	طبيعي (µ) سه مود نخست قاب همگن (جدول ۵- ضریبهای بدون یکای فرکانس
--	----------------------------------	----------------------------------

پاسخهای جدول ۴ نشان میدهند در مود یکم قاب ناهمگن (c= ۰/۱)، افزایش سختی تکیهگاهها از ساده $(\overline{K}_{f1} = \overline{K}_{f2} = 1e5)$ به گیردار ($\overline{K}_{f1} = \overline{K}_{f2} = 0$) برای پیوندهای عضوی ساده و سخت، به ترتیب، افزایش ۲۴/۲۰ درصدی و ۲۴/۱۷ درصدی در مقدار ضریب بدون یکای فرکانس طبیعی (µ) را به دنبال دارد. همچنین، در شکل دوم ارتعاشی، با افزایش سختی دورانی تکیه گاهها از ساده به گیردار، برای پیوندهای عضوی ساده و سخت ($\overline{K}_{fc} = 1e5$)، مقدار ضریب بدون ($\overline{K}_{fc} = 0.1$)، و یکای فرکانس طبیعی، به ترتیب، افزایشی ۲۴/۱۷ درصدی و ۱۹/۶۸ درصدی خواهد داشت. افزون بر اینها، افزایش سختی تکیهگاهها از ساده به گیردار، برای پیوندهای عضوی ساده و سخت، به ترتیب، افزایش ۱۲/۲۸ درصدی و ۱۲/۲۷ درصدی مقدار μ برای مود سوم را در پی خواهد داشت. از سوی دیگر، بر پایه جدول ۴، در مود یکم قاب ناهمگن (۰٫۱ ، افزایش سختی دورانی پیوند از ساده ($\overline{K}_{_{fc}}=0.1$) به (c= گیردار ($\overline{K}_{fc} = 1e5$)، برای تکیه گاههای ساده و سخت، به ترتیب، سبب افزایشهای ناچیز ۰/۰۸ درصدی و ۰/۰۶ درصدی در مقدار ضریب بدون یکای فرکانس طبیعی (µ) می شوند. همچنین، در شکل دوم ارتعاشی قاب، با افزایش سختی پیوند عضوی از ساده به گیردار، برای تکیه گاههای $(\overline{K}_{f1} = \overline{K}_{f2} = 1e5)$ ساده $(\overline{K}_{f1} = \overline{K}_{f2} = 0)$ و گیردار ($\overline{K}_{f1} = \overline{K}_{f2} = 0$ ، مقدار ضریب بدون یکای فرکانس طبیعی، به ترتیب، افزایشی ۲۵/۸۱ درصدی و ۲۱/۲۷ درصدی خواهد داشت. افزون بر اینها، افزایش سختی دورانی پیوند تیر به ستون، از ساده به سخت، برای تکیه گاههای ساده و گیردار، هر دو، افزایش اندک ۰/۰۲ درصدی مقدار μ برای مود سوم را در بر دارد.

بر پایه جدول ۵، در مود یکم قاب ناهمگن (۲/۰ =c)، افزایش سختی تکیهگاهها از ساده ($\overline{K}_{f\,2} = \overline{K}_{f\,2} = 1$) به گیردار ($\overline{K}_{f\,2} = \overline{K}_{f\,2} = \overline{K}_{f\,2}$)، برای پیوندهای عضوی ساده و سخت، به ترتیب، سبب افزایش ۲۳/۵۱ درصدی و ۲۳/۴۶ درصدی در مقدار ضریب بدون یکای فرکانس طبیعی (μ) میشوند. همچنین، در شکل دوم ارتعاشی، با افزایش سختی دورانی تکیهگاهها از ساده به گیردار، برای پیوندهای عضوی ساده ($\overline{K}_{fc} = 0.1$) و سخت ($\overline{E}_{fc} = 1e^{-5}$)، مقدار ضریب بدون یکای فرکانس طبیعی، به ترتیب، افزایشی ضریب بدون یکای فرکانس طبیعی، به ترتیب، افزایشی نرینها، افزایش سختی تکیهگاهها از ساده به گیردار، برای

پیوندهای عضوی ساده و سخت، به ترتیب، افزایش ۱۲/۰۸ درصدی و ۱۲/۰۷ درصدی مقدار μ برای مود سوم را در پی خواهد داشت. از سوی دیگر، پاسخهای جدول ۵ نشان می-دهند، در مود یکم قاب ناهمگن (c=٠/٢)، افزایش سختی دورانی پیوند از ساده ($\overline{K}_{fc}=0.1$) به گیردار ، برای تکیه گاههای ساده و سخت، به ترتیب، $(\overline{K}_{fc} = 1e5)$ سبب افزایشهای ناچیز ۰/۱۴ درصدی و ۰/۰۱ درصدی در مقدار ضریب بدون یکای فرکانس طبیعی (µ) میشوند. همچنین، در شکل دوم ارتعاشی قاب، با افزایش سختی پیوند عضوی از ساده به گیردار، برای تکیهگاههای ساده مقدار ($\overline{K}_{f1} = \overline{K}_{f2} = 1e5$) مقدار ($\overline{K}_{f1} = \overline{K}_{f2} = 0$) ضریب بدون یکای فرکانس طبیعی، به ترتیب، افزایشی ۲۶/۵۹ درصدی و ۲۲/۰۱ درصدی خواهد داشت. افزون بر اینها، افزایش سختی دورانی پیوند تیر به ستون، از ساده به سخت، برای تکیه گاههای ساده و گیردار، هر دو، افزایش اندک ۰/۰۳ درصدی مقدار μ برای مود سوم را به دنبال خواهد داشت.

افزون بر اینها، شکلهای (۲)، (۳) و (۴)، به ترتیب، نمودار تغییرات ضریب بدون یکای فرکانس طبیعی (µ) مود یکم د حاب با ضریب تغییر ویژگیهای -c = 0 د c = 0- را در برابر تغییرهای سختی عضوی ($\overline{K}_{
m fc}$) و برای سختی های متفاوت تکیه گاهی نشان میدهند. با توجه به نمودارهای شکلهای (۲) تا (۴)، میتوان دید، با افزایش سختی دورانی پیوند تیر به ستون، ضریب μ یک روند کاهشی را تا رسیدن به مقدار بحرانی \overline{K}_{fc} می پیماید. این کاهش، در محدوه پیش از سختی عضوی بحرانی، بسیار شدید میباشد. پس از آن و در مقدار بحرانی \overline{K}_{fc} ، یک پرش در نمودار تغییرات ضریب بدون یکای فرکانس طبیعی رخ می دهد و در ادامه، مقدار μ ، به طور تقریبی ثابت خواهد بود. به سخن دیگر، در سختیهای کمتر از \overline{K}_{fc} بحرانی، $ar{K}_{_{fc}}$ رفتار سازه به صورت تیری و برای سختیهای بیشتر از بحرانی، رفتار سازه به صورت قابی میباشد. در این میان، سختی تکیهگاهها و ضریب تغییر ویژگیهای مقطع (c)، سبب جابجایی مقدار سختی عضوی بحرانی می گردند. شکل (۲) نشان میدهد، تغییر همزمان سختی تکیه گاههای قاب همگن (c=0.0)، از ساده به گیردار و در مود یکم، سبب جابجایی مقداربحرانی \overline{K}_{fc} ، از ۱/۵۰ تا ۲/۰۲ خواهد شد. بر پایه شکل ۳ نیز، با تغییر همزمان سختی تکیهگاه-های قاب ناهمگن (c= ۰/۱)، از ساده به گیردار و در شکل (آبتعاشی، ضریب بدون یکای فرکانس طبیعی ($\overline{K}_{fc} = 0.1$) و در هر سه مود ارتعاشی، ضریب بدون یکای فرکانس طبیعی (μ) افزایش مییابد. در این میان، افزایش ضریب تغییر ویژگیهای مقطع نیز، در محدوده سختیهای تکیهگاهی بسیارکم و بسیار زیاد، سبب افزایش μ میگردد. همچنین، میتوان دید، در قاب همگن، برای محدوده سختیهای تکیهگاهی متوسط (میانی)، دارای شیب افزایش شدیدتری نسبت به قابهای ناهمگن میباشد به گونهای که در برخی مودهای ارتعاشی، فرکانس طبیعی قاب همگن، بیشتر از قابهای ناهمگن شده است. همچنین، میتوان دید، افزایش سختی پیوند عضوی از ساده به سخت، تنها برای شکل ارتعاشی دوم، اثر چشمگیری بر افزایش μ خواهد داشت و در دیگر 198



شکل ۲- نمودار تغییرات ضریب بدون یکای فرکانس طبیعی (μ) مود یکم قاب همگن (c=0.0) در برابر تغییرهای \overline{K}_{fc} و برای سختیهای متفاوت تکیه گاهی

۵–۲–اثر مادهی تابعی درجهای (ضریب تغییر ویژگی-های عضو)

در این بخش، به منظور ارزیابی اثرهای ناهمگنی مواد، (FGM) بر پاسخهای ارتعاش آزاد سازه، قاب شکل ۱ با مقدارهای متفاوت ضریب تغییر ویژگیهای عضوها (c)، میشود. بر این پایه، ضریب تغییر ویژگیهای عضوها (c)،

برای سه مقدار (۲)-۰۰/۱۰-۰۰ (c=۰) ارزیابی گردیده است. یادآوری می کند، برای سادگی و به منظور درک بهتر اثر عامل یاد شده، مشخصههای تیر و ستون قاب یکسان پنداشته خواهند شد. به سخن دیگر، پنداشته خواهند شد. به سخن دیگر، $\overline{I} = \overline{L} = \lambda_1 = \lambda_2 = 1$ آن، رابطههای $\overline{L} = c_2 = c_1$ و $\mu_{1n} = \mu_{2n} = \mu_1$ برقرار خواهند بود.



شکل ۴- نمودار تغییرات ضریب بدون یکای فرکانس طبیعی (μ) مود یکم قاب همگن (c=0.2) در برابر تغییرهای \overline{K}_{fc} و برای سختیهای متفاوت تکیهگاهی

است. همچنین، برای درک بهتر رفتار قاب، نمودار تغییرهای فرکانس طبیعی در برابر ضریب تغییر ویژگیها نیز، برای مودهای یکم تا سوم، به ترتیب، در شکلهای (۸) تا (۱۰) در دسترس قرار گرفتهاند. پاسخها نشان میدهند، بر این پایه، ضریب بدون یکای فرکانس طبیعی (µ) سه مود نخست قاب با ضریبهای تغییر ویژگیهای مقطع و سختی-های تکیهگاهی متفاوت برای سختیهای عضوی 1 $\overline{K}_{fc} = 1$ و 10 \overline{K}_{fc} ، به ترتیب، در جدولهای ۶ و ۷ گزارش شده پی خواهد داشت. در این راستا و در میان گونههای بررسی شده، بیشترین درصد افزایش μ در مود یکم و برای آشده، بیشترین درصد افزایش μ در مود یکم و برای از ۰/۰ = c + ۰/۰ = ضریب بدون یکای فرکانس طبیعی (μ)، حدود ۲۴/۰۶ درصد، افزایش مییابد. همچنین، (μ)، حدود کاهش μ در شکل ارتعاشی دوم و برای بیشترین درصد کاهش μ در شکل ارتعاشی دوم و برای ویژگیها از ۰/۰ = c به ۲/۰ = c ضریب بدون یکای فرکانس طبیعی (μ)، حدود ۲۸/۰۵ درصد، کاهش مییابد. با افزایش سختی تکیهگاهها، ضریب μ , همواره افزایش می-یابد. این پدیده، در همه شکلهای ارتعاشی و برای تمام ضریبهای c برقرار است. در این میان، افزایش سختی پیوندهای عضوی از $1 = \overline{K}_{fc}$ به $0 = \overline{K}_{fc}$ و برای قاب همگن (۰,۰ = c) نیز، سبب افزایش فرکانس طبیعی قاب در همه مودهای ارتعاشی میگردد. با وجود این، افزایش سختی پیوندهای عضوی با تغییر همزمان ضریب تغییر ویژگیهای مقطع، بسته به سختی تکیهگاهی، شکل ارتعاشی و مقدار c، کاهش یا افزایش فرکانس طبیعی را در



شکل ۵- نمودار تغییرات ضریب بدون یکای فرکانس طبیعی (μ) مود یکم قابهای همگن (c = 0.0) و ناهمگن (c = 0.1, 0.2) در برابر تغییر همزمان سختیهای تکیه گاهی ($\overline{K}_{f\,1} = \overline{K}_{f\,2}$) و برای سختیهای عضوی متفاوت



شکل ۶- نمودار تغییرات ضریب بدون یکای فرکانس طبیعی (μ) مود دوم قابهای همگن (c = 0.0) و ناهمگن (c = 0.1, 0.2) در برابر تغییر همزمان سختیهای تکیهگاهی ($\overline{K}_{f\,1} = \overline{K}_{f\,2}$) و برای سختیهای عضوی متفاوت



شکل ۷- نمودار تغییرات ضریب بدون یکای فرکانس طبیعی (μ) مود سوم قابهای همگن (c=0.0) و ناهمگن (c=0.1,0.2) در برابر تغییر همزمان سختیهای تکیهگاهی ($\overline{K}_{f\,1}=\overline{K}_{f\,2}$) و برای سختیهای عضوی متفاوت

$\overline{K_{_{fc}}}=1$ متفاوت برای							
	شامتها (الآث) عمده مام ش	$\overline{K_{f1}} - \overline{K_{f2}}$					
C	شمارة مود (شکل) از فکاش	•-•	•/ \ •/\	۵–۵	۵-۱۰۵		
	١	2/2012	7/874.	٣/•٨•٧	3181		
(همگن) ۰/۰	٢	8/1418	٣/٢١٣۶	2/2261	8/9788		
	٣	۶/•19۲	8/1799	8/3787	۶/۹۰۱۱		
	١	۳/۱۹۰۳	W/19VV	۳/۲۵۸۸	W/9VTF		
(ناهمگن) ۰/۱	٢	۳/۲۱۸۰	377703	3/279	W/990V		
	٣	۶/۴۲۳۸	8/4200	۶/48+9	٧/٢١۵٢		
	١	37/2621	377081	37/3826	4/0219		
(ناهمگن)۲/۲	٢	٣/٢٩٠۴	۳/۳۰۴۱	٣/۴٠٨۴	41.977		
	٣	8/2828	۶/۵۷۰۲	8/8851	٧/٣۶٠١		

جدول ۶- ضریبهای بدون یکای فرکانس طبیعی(µ) سه مود نخست قاب با ضریبهای تغییر ویژگیهای مقطع و سختیهای تکیهگاهی

جدول ۷- ضریبهای بدون یکای فرکانس طبیعی(µ) سه مود نخست قاب با ضریبهای تغییر ویژگیهای مقطع و سختیهای تکیهگاهی

$ar{K}_{_{fc}}=10$ متفاوت برای							
2	مامتر (ا کر ش) میرم او ش	\overline{K}_{f1} – \overline{K}_{f2}					
C	شماره مود (شکل) از فعاش	•-•	•/ \ •/\	۵–۵	۵ - ۱ - ۵		
	١	8/1418	۳/۲۱۳۶	37/2261	۳/97۶۶		
(همگن) ۰/۰	٢	4/1804	4/2474	4/0668	۵/۰۵۴۶		
	٣	۶/۲۸۳۲	8/3717	8/2228	٧/•۶۸۵		
	١	۲/۸۰۷۸	٢/٨١٧١	۲/2922	36886/		
(ناهمگن) ۱/۱	٢	۳/۲۱۸۰	377753	٣/٢٨۵٧	۳/۹۹۵۷		
	٣	8/888	۶/۲۹۰۸	8/8208	٧/• ٩۶٢		
	١	۲/۱۱۹۱	7/1007	۲/۳۹۳۴	3/3078		
(ناهمگن)۲/۲	٢	۳/29.4	۳/۳・۴۱	٣/۴۰۸۴	4/0822		
	٣	۶/۳۱۲۱	۶/۳۲۰۲	8/8034	٧/١۴۵۵		





شکل ۸- نمودار تغییرات ضریب بدون یکای فرکانس طبیعی (µ) مود یکم قاب در برابر ضریب تغییرویژگیهای مقطع (c) با سختیهای تکیه گاهی و عضوی متفاوت



شکل ۹- نمودار تغییرات ضریب بدون یکای فرکانس طبیعی (µ) مود دوم قاب در برابر ضریب تغییرویژگیهای مقطع (c) با سختیهای تکیهگاهی و عضوی متفاوت



شکل ۱۰- نمودار تغییرات ضریب بدون یکای فرکانس طبیعی (µ) مود سوم قاب در برابر ضریب تغییرویژگیهای مقطع (c) با سختیهای تکیهگاهی و عضوی متفاوت

۶-نتیجه گیری

در پژوهش کنونی، راهکاری برای تحلیل دقیق ارتعاش آزاد قابهای همگن و ناهمگن با پیوند نیمهسخت و تکیهگاه-های کشسان دورانی در دسترس قرار گرفت. مادههای تابعی درجهای محوری (ناهمگن) با الگوی توانی و سختیهای تکیهگاهی و عضوی، با فنرهای دورانی خطی الگوسازی شدند. با بهرهجویی از نگره تیر اولر برنولی، معادله شدند. با بهرهجویی از نگره تیر اولر برنولی، معادله دقیق، بر حسب تابعهای بسل به دست آمدند. سپس، با وارد نمودن شرطهای مرزی، ماتریس ضریبهای ثابت برپا معادله مشخصه سازه در دسترس قرار گرفت. پاسخهای معادله مشخصه سازه در دسترس قرار گرفت. پاسخهای داد. با ارزیابی پاسخهای به دست آمده از گونههای مورد بررسی، می توان به نتیجههای زیر دست یافت:

- برای سختیهای تکیهگاهی کم و زیاد ($\overline{K}_{f\,1} = \overline{K}_{f\,2} = 0,0.5, 1e^{5}$)، با افزایش سختی دورانی عضوی (\overline{K}_{fc})، ضریب بدون یکای فرکانس طبیعی (μ) در

هر سه مود ارتعاشی و برای هر سه مقدار ضریب تغییر ویژگیها (۲/۱–۰/۱–۰,۰ =2)، افزایش مییابد. با وجود این، در سختیهای تکیهگاهی میانی ($\overline{K}_{f1} = \overline{K}_{f2} = 5$) بسته به شکل (مود) ارتعاشی و ضریب تغییر ویژگیها، مقدار μ کاهش یا افزایش خواهد یافت.

۲- در هر سه مود ارتعاشی قابهای همگن (۰/۰=c) و ناهمگن (۲/۰-۱/۰)، افزایش سختی تکیهگاهها از ساده ناهمگن ($\overline{K}_{f1} = \overline{K}_{f2} = le5$)، افزایش سختی تکیهگاهها از ساده ($\overline{K}_{f1} = \overline{K}_{f2} = le5$) به گیردار ($\overline{K}_{f1} = \overline{K}_{f2} = 0$)، برای پیوندهای عضوی ساده و سخت، افزایش ضریب بدون برای پیوندهای عضوی ساده و سخت، افزایش ضریب بدون یکای فرکانس طبیعی (μ) را در پی خواهد داشت. بر این پایه و در میان نمونههای بررسی شده، بیشترین درصد افزایش μ حدود γ

- با افزایش سختی دورانی پیوند تیر به ستون، فرکانس طبیعی (μ) یک روند کاهشی را تا رسیدن به مقدار بحرانی \overline{K}_{fc} می پیماید. این کاهش، در محدوه پیش از سختی عضوی بحرانی، بسیار شدید می باشد. پس از آن و در مقدار بحرانی \overline{K}_{fc} ، یک پرش در نمودار تغییرات ضریب بدون یکای فرکانس طبیعی رخ می دهد و در ادامه، مقدار μ به

و شماره مود ارتعاشی، میتواند سبب افزایش یا کاهش فرکانسهای طبیعی سازه شود. ۵- هریک از عاملهای سختی دورانی تکیهگاهی، سختی دورانی عضوی و ضریب تغییر ویژگیهای عضو، در برخی حالتها، اثر قابل توجهی بر فرکانس طبیعی سازه دارند. از این رو، اثر هر یک از عاملهای یاد شده را در طرح قابهای همگن و ناهمگن، بایستی در نظر گرفت.

مراجع

[1] H. Lohar, A. Mitra, and S. Sahoo, "Natural frequency and mode shapes of exponential tapered AFG beams on elastic foundation", International Frontier Science Letters, Vol. 9, Aug. 2016, pp. 9–25.

[2] M. H. Ghayesh, "Mechanics of tapered AFG shear-deformable microbeams", Microsyst Technol, Vol. 24, No. 4, Apr. 2018, pp. 1743–1754.

[3] H. Zeighampour and Y. Tadi Beni, "Free vibration analysis of axially functionally graded nanobeam with radius varies along the length based on strain gradient theory", Applied Mathematical Modelling, Vol. 39, No. 18, Sep. 2015, pp. 5354–5369.

[4] O. Rahmani, S. Hosseini, I. Ghoytasi, and H. Golmohammadi, "Free vibration of deep curved FG nano-beam based on modified couple stress theory", Steel and Composite Structures, Vol. 26, Apr. 2018, p. 607-620.

[5] M. A. De Rosa and N. M. Auciello, "Free vibrations of tapered beams with flexible ends", Computers & Structures, Vol. 60, No. 2, Jul. 1996, pp. 197–202.

[6] D. S. Sophianopoulos, "The effect of joint flexibility on the free elastic vibration characteristics of steel plane frames", Journal of Constructional Steel Research, Vol. 59, No. 8, Aug. 2003, pp. 995–1008.

[7] R. Attarnejad, N. Manavi, and A. Farsad, "Exact solution for the free vibration of a tapered beam with elastic end rotational restraints", in Computational Methods, G. R. Liu, V. B. C. Tan, and X. Han, Eds. Springer Netherlands, 2006, pp. 1993–2003.

[8] S. A. Sina, H. M. Navazi, and H. Haddadpour, "An analytical method for free vibration analysis of functionally graded beams", Materials & Design, Vol. 30, No. 3, Mar. 2009, pp. 741–747.

[9] Y. Huang and X.-F. Li, "A new approach for free vibration of axially functionally graded beams with nonuniform cross-section", Journal of Sound and Vibration, Vol. 329, No. 11, May 2010, pp. 2291–2303.

[10] A. Shahba, R. Attarnejad, M. T. Marvi, and S. Hajilar, "Free vibration and stability analysis of axially functionally graded tapered Timoshenko beams with classical and non-classical boundary conditions", Composites Part B: Engineering, Vol. 42, No. 4, Jun. 2011, pp. 801–808.

[11] A.-Y. Tang, J.-X. Wu, X.-F. Li, and K. Y. Lee, "Exact frequency equations of free vibration of exponentially non-uniform functionally graded Timoshenko beams", International Journal of Mechanical Sciences, vol. 89, No. Supplement C, Dec. 2014, pp. 1–11.

[12] X. Wang and S. Li, "Free vibration analysis of functionally graded material beams based on Levinson beam theory", Appl. Math. Mech.-Engl. Ed., Vol. 37, No. 7, Jul. 2016, pp. 861–878.

[13] S. H. Hashemi, H. B. Khaniki, and H. B. Khaniki, "Free vibration analysis of functionally graded materials non-uniform beams", International Journal of Engineering - Transactions C: Aspects, Vol. 29, No. 12, Nov. 2016, p. 1734-1740.

[14] M. Rezaiee-Pajand and A. R. Masoodi, "Exact natural frequencies and buckling load of functionally graded material tapered beam-columns considering semi-rigid connections", Journal of Vibration and Control, Vol. 24, No. 9, May. 2018, pp. 1787–1808.

[1۵] سید علی احمدی، هادی پورشهسواری و جعفر اسکندریجم، "تحلیل کمانش سه بعدی پانلهای استوانهای ساخته شده از مواد هدفمند (FGM) تحت بارگذاری حرارتی مختلف"، نشریه مدلسازی در مهندسی، دوره ۱۴، شماره ۴۶، پاییز ۱۳۹۵، صفحه ۳۹– ۵۰.

[۱۷] امیر حشمت خدمتی بازکیایی، حمید دهقان طرزجانی و نادر محمدی، "ارتعاشات آزاد ورق نازک مواد مدرج تابعی بر بستر الاستیک وینکلر به کمک روش المان کوادراچر دیفرانسیلی"، نشریه مدلسازی در مهندسی، دوره ۱۵، شماره ۴۹، تابستان ۱۳۹۶، صفحه ۸۹-

[18] D. Ghazaryan, V. N. Burlayenko, A. Avetisyan, and A. Bhaskar, "Free vibration analysis of functionally graded beams with non-uniform cross-section using the differential transform method", J Eng Math, Vol. 110, No. 1, Jun. 2018, pp. 97–121.