

کاهش ارتعاشات پوسته‌های استوانه‌ای FGM هوشمند با استفاده از لایه‌های مگنتواستریکتیو

منصور درویزه^{۱*} رضا انصاری^۲ ابوالفضل درویزه^۳ رضا رجیبه فرد^۴

* نویسنده مسئول: darvizeh@guilan.ac.ir

چکیده

در این مقاله تحلیل رفتار ارتعاشی پوسته‌های استوانه‌ای FGM هوشمند مجهز به لایه‌های سنسور و عملگر مگنتواستریکتیو مورد بررسی قرار گرفته است. به منظور کاهش ارتعاش، از یک کنترل تناسبی فیدبک منفی سرعت در تعامل با لایه‌های حسگر و عملگر استفاده شده است. برای لحاظ کردن اثرات تغییر شکل برشی و عرضی و اینرسی دورانی، فرمولبندی مسئله براساس تئوری تغییر شکل برشی مرتبه اول موسوم به FSĐT انجام شده است. پوسته‌های FGM مورد مطالعه ترکیبی از فلز و سرامیک در نظر گرفته شده است که خواص ساختاری آنها وابسته به دما و مدرج در جهت ضخامت پوسته استوانه‌ای مطابق با کسر حجمی قانون توانی می‌باشد. لایه‌های مگنتواستریکتیو نیز از جنس ترفنول دی در نظر گرفته شده‌اند. از روش انتگرال زمانی نیومارک و آنالیز مودال برای حل معادلات دیفرانسیل مربوطه به ترتیب در حوزه زمان و فرکانس استفاده شده است. اثرات مشخصه‌های کاهش ارتعاشات لایه‌های مگنتواستریکتیو در دو حوزه زمان و فرکانس، تأثیر موقعیت مکانی قرارگیری این لایه‌ها، ضخامت آنها و پارامترهای کنترل مورد تحقیق قرار گرفته‌اند.

واژه‌های کلیدی: کاهش ارتعاشات، ماده FGM، لایه‌های مگنتواستریکتیو، کنترل فیدبک سرعت

۱- استاد- دانشگاه گیلان، دانشکده فنی.

۲- استادیار- دانشگاه گیلان، دانشکده فنی.

۳- استاد- دانشگاه گیلان، دانشکده فنی.

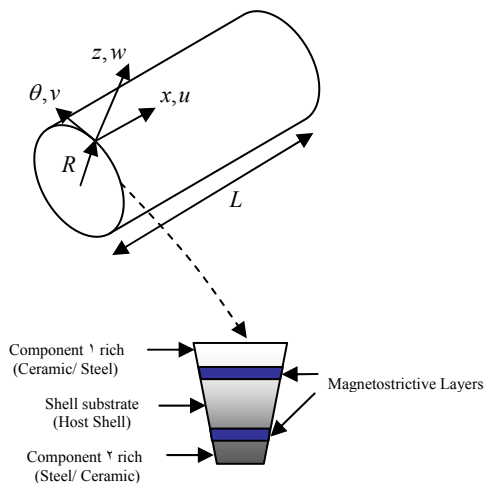
۴- دانشجوی کارشناسی ارشد- دانشگاه آزاد اسلامی واحد تهران جنوب.

۱- مقدمه

شده^۱ در درون ضخامتشان را بر مبنای تئوری تغییر شکل برشی مرتبه اول ارائه نمود [۳]. این لایه‌های فعال، جهت فرونشاندن ارتعاشات پوسته‌های مذکور مورد استفاده قرار گرفتند. پرادها ارتعاشات پانلهای کروی FGM با لایه‌های مگنتواستریکتیو را در حوره زمان تحقیق نمود [۴]. بهانگال و همکارانش تحلیل استاتیکی ورقهای FGM در حضور کولپینگ مگنتو-الکترو-الاستیک را ارائه دادند [۵]. در مقاله حاضر مواد مگنتواستریکتیو جهت کاهش ارتعاش پوسته‌های استوانه‌ای باز و بسته FGM از دو منظر زمان و فرکانس مورد مطالعه قرار گرفته است.

۲- معادلات کلی پوسته‌ای استوانه‌ای

یک پوسته استوانه‌ای دایروی به طول L و شعاع R و ضخامت h را در نظر بگیرید. دستگاه مختصات مرجع بر روی سطح میانی پوسته به گونه‌ای انتخاب می‌شود که x و θ به ترتیب جهت‌های محوری، محیطی و شعاعی باشند. لایه‌های مگنتواستریکتیو می‌توانند در داخل ضخامت پوسته مطابق شکل (۱) تعبیه شوند.



شکل (۱) المانی از پوسته FGM شامل لایه‌های مگنتواستریکتیو تعبیه شده

معادلات حاکم بر پوسته بر حسب نیروها و ممانهای منتجه شامل اثرات برشهای عرضی و ترمهای اینرسی دورانی به صورت زیر بیان می‌شوند [۶]:

مواد FGM، مواد مرکب چند وظیفه‌ای هستند که به طور میکروسکوپی غیرهمگن بوده و خواص آنها به طور پیوسته و آرام از یک سطح (معمولاً سرامیک) تا سطح دیگر (معمولاً فلز) تغییر می‌کند. بدین ترتیب مواد FGM خواص گوناگون جورنشده‌ای از جمله مقاومت در مقابل حرارت، سایش و اکسیداسیون سرامیکها را با چقرمگی، استحکام و قابلیت ماشینکاری فلزات در هم می‌آمیزند. این در حالی است که این مواد، خطر تورق ناشی از عدم تطابق خواص مکانیکی در فصل مشترک مواد مرکب به‌ویژه در دماهای بالا را نیز مرتفع می‌سازند. لذا مواد FGM مزیت تاب آوردن در شرایط محیطی با دمای بالا ضمن نگهداشتن یکپارچه ساختاری خودشان را دارا هستند. مروری بر کارهای اخیر در رابطه با ارتعاشات پوسته‌های FGM در مرجع [۱] آورده شده است.

در آستانه قرن بیست و یکم نسل جدیدی از سازه‌های پیشرفته با مواد هوشمند که کولپینگ مگنتو-الکترو-ترمومکانیکی هستند، مورد توجه قرار گرفته‌است. در این مواد، هوشمندی هدفمند، کوچک سازی و یکپارچگی ترکیب شده است. کنترل، جداسازی و فرونشاندن ارتعاش، قابلیت‌های حسگری، مانیتورینگ و خوداصلاحی و نیز انجام اقدامات اصلاحی، شماری چند از موارد متعدد به‌کارگیری تکنولوژیکی این مواد است. مواد پیزوالکتریک، مگنتواستریکتیو، آلیاژهای حافظه‌دار و سیالیات الکترورنولوژیکال در کنار سازه‌ها، سازه‌های هوشمند را خلق می‌کنند. در این میان، مواد پیزوالکتریک و مگنتواستریکتیو هر دو قابلیت حسگری و عملگری را توأم دارند. مواد مگنتواستریکتیو نسبت به مواد پیزوالکتریک هیسترسیس کمتری دارند و خواص آنها نیز با گذشت زمان زوال نمی‌یابد. لذا این مواد، پتانسیل خود را برای جایگزینی مواد پیزوالکتریک مرسوم نشان داده‌اند. کومار استفاده از مواد مگنتواستریکتیو را به منظور کنترل ارتعاش پوسته‌های استوانه‌ای ایزوتروپیک با استفاده از روش المانهای محدود گزارش نمود [۲]. ردی حل دقیق ارتعاشات پوسته‌های دو انحنایی ارتوتروپیک ویژه با لایه‌های مگنتواستریکتیو تعبیه

۱- Embedded magnetostrictive layers .

که در آن اندیسهای m و c به ترتیب به فلز و سرامیک اشاره دارند. همچنین $V_f(z)$ جزء حجمی مواد ساختاری FGM است که توسط توابع ریاضی مختلفی قابل تعریف می‌باشد. برای یک FGM قانون توانی، تابع جزء حجمی به صورت زیر تعریف می‌شود:

$$V_f(z) = \left(\frac{z}{h} + \frac{1}{2} \right)^N \quad (4)$$

در این رابطه N به عنوان شاخص ماده، پروفیل تغییرات ماده در جهت ضخامت را نشان می‌دهد. منحنی تغییرات مدول یانگ بر حسب ضخامت برای FGM قانون توانی در شکل (۲) نشان داده شده است. همانطور که مشاهده می‌شود دو حالت حدی $N=0$ و $N=\infty$ به ترتیب مربوط به پوسته‌های ایزوتروپیک ساخته شده از سرامیک و فلز می‌باشند. ضمناً نظر به اینکه بیشتر مواد FGM در محیطهای با گرادینهای شدید حرارتی مورد استفاده قرار می‌گیرند، وابستگی خواص مکانیکی آنها به دما نیز باید لحاظ شود. یک خاصیت نمونه P_i مادی نمونه تابعی از دما به صورت زیر در نظر گرفته می‌شود:

$$P_i = P_0 (P_{-1}T^{-1} + 1 + P_1T + P_2T^2 + P_3T^3) \quad (5)$$

که در آن $P_i (i=0,1,2,3)$ ثابتهای منحصر به فردی برای هر یک از مواد ساختاری می‌باشند.

۵- کنترل فیدبک سرعت

در تحلیل حاضر، از یک کنترل فیدبک منفی سرعت با هدف استهلاک فعال، استفاده شده و در شکل (۳) نشان داده شده است. با مشتق گرفتن از سیگنال فیدبک، اطلاعات مربوط به سرعت به دست می‌آید. این فیدبک سرعت مشخصه‌های استهلاکی سیستم را افزایش داده و بنابراین به گونه‌ای موثر، دامنه نوسانات را کاهش می‌دهد. برای این منظور شدت میدان مغناطیسی بر حسب ثابت کوپل k_c و جریان گذرنده آن $I(x,y,t)$ به صورت زیر بیان می‌شود:

$$H(x,y,t) = k_c I(x,y,t) \quad (6)$$

$$\begin{aligned} \frac{\partial N_x}{\partial x} + \frac{1}{R} \frac{\partial N_{\theta x}}{\partial \theta} &= I_1 \ddot{u} + I_2 \ddot{\psi}_x \\ \frac{\partial N_{x\theta}}{\partial x} + \frac{1}{R} \frac{\partial N_{\theta}}{\partial \theta} + \frac{Q\theta}{R} &= I_1 \ddot{v} + I_2 \ddot{\psi}_x \\ \frac{\partial Q_x}{\partial x} + \frac{1}{R} \frac{\partial Q_{\theta}}{\partial \theta} - \frac{N_{\theta}}{R} + qn &= I_1 \ddot{w} \\ \frac{\partial M_x}{\partial x} + \frac{1}{R} \frac{\partial N_{\theta x}}{\partial \theta} - Q_x &= I_1 \ddot{u} + I_2 \ddot{\psi}_x \\ \frac{\partial M_{x\theta}}{\partial x} + \frac{1}{R} \frac{\partial M_{\theta}}{\partial \theta} - Q_{\theta} &= I_1 \ddot{v} + I_2 \ddot{\psi}_x \end{aligned} \quad (1)$$

۳- روابط تنش - کرنش ماده مگنتواستریکتیو

معادلات ساختاری مواد مگنتواستریکتیو به صورت زیر

بیان می‌شوند: [۳]

$$\begin{Bmatrix} \sigma_1 \\ \sigma_2 \\ \sigma_3 \\ \sigma_4 \\ \sigma_5 \end{Bmatrix} = \begin{bmatrix} Q_{11} & Q_{12} & \cdot & \cdot & \cdot \\ Q_{12} & Q_{22} & \cdot & \cdot & \cdot \\ \cdot & \cdot & Q_{\phi\phi} & \cdot & \cdot \\ \cdot & \cdot & \cdot & Q_{\phi\phi} & \cdot \\ \cdot & \cdot & \cdot & \cdot & Q_{\delta\delta} \end{bmatrix} \begin{Bmatrix} \varepsilon_1 \\ \varepsilon_2 \\ \varepsilon_3 \\ \varepsilon_4 \\ \varepsilon_5 \end{Bmatrix} - z \begin{Bmatrix} e_{\phi 1} \\ e_{\phi 2} \\ e_{\phi 3} \\ \cdot \\ \cdot \end{Bmatrix} H \quad (2)$$

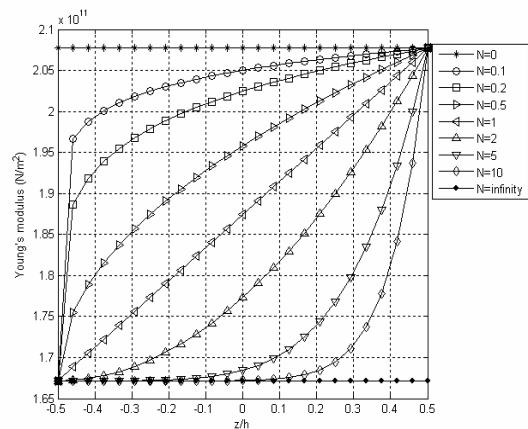
$$e^{(m)} = Q^{(m)} d^{(m)} = E^{(m)} d^{(m)}$$

در این رابطه $d^{(m)}$ کوپلینگ مکانیکی - مغناطیسی و $E^{(m)}$ مدول لایه مگنتواستریکتیو هستند.

۴- تغییرات خواص مکانیکی انواع پوسته‌های FGM

یک پوسته FGM مرکب از فلز و سرامیک را در نظر بگیرید. خواص مکانیکی در جهت ضخامت آن به صورت پیوسته و مطابق با روابط زیر تغییر می‌نماید:

$$\begin{aligned} E(z) &= E_m + E_{cm} V_f(z) & E_{cm} &= E_c - E_m \\ v(z) &= v_m + v_{cm} V_f(z) & v_{cm} &= v_c - v_m \\ \rho(z) &= \rho_m + \rho_{cm} V_f(z) & \rho_{cm} &= \rho_c - \rho_m \end{aligned} \quad (3)$$



شکل (۲) منحنی نمایش تغییرات مدول یانگ FGM قانون توانی

در جهت ضخامت

$$A_{ij} = \int_{-\frac{h}{\gamma}}^{-Z_m - \frac{h_m}{\gamma}} Q_{ij} dz + \int_{-Z_m - \frac{h_m}{\gamma}}^{-Z_m + \frac{h_m}{\gamma}} Q_m dz + \int_{-Z_m + \frac{h_m}{\gamma}}^{Z_m - \frac{h_m}{\gamma}} Q_{ij} dz + \int_{Z_m - \frac{h_m}{\gamma}}^{Z_m + \frac{h_m}{\gamma}} Q_m dz + \int_{Z_m + \frac{h_m}{\gamma}}^{\frac{h}{\gamma}} Q_{ij} dz \quad (i, j = 4, 5) \quad (10)$$

ضمناً متجه‌های تنش القا شده توسط این لایه‌ها، به وسیله کنترل فیدبک به سرعت عرضی پوسته مربوط می‌شوند.

$$\begin{Bmatrix} N_x^M \\ N_\theta^M \end{Bmatrix} = cK_c \sum_{k=1}^{N_a} \int_{z_k}^{z_{k+1}} \begin{Bmatrix} e_{r1} \\ e_{r2} \end{Bmatrix}^{(k)} \frac{\partial w}{\partial t} dz = \begin{Bmatrix} \xi_{r1} \\ \xi_{r2} \end{Bmatrix} \frac{\partial w}{\partial t}$$

$$\begin{Bmatrix} M_x^M \\ M_\theta^M \end{Bmatrix} = cK_c \sum_{k=1}^{N_a} \int_{z_k}^{z_{k+1}} \begin{Bmatrix} e_{r1} \\ e_{r2} \end{Bmatrix}^{(k)} \frac{\partial w}{\partial t} z dz = \begin{Bmatrix} \xi_{r1} \\ \xi_{r2} \end{Bmatrix} \frac{\partial w}{\partial t} \quad (11)$$

$$\xi_{ij} = cK_c \sum_{k=1}^{N_a} e_{ij}^{(k)} (z_{k+1} - z_k)$$

$$\xi_{ij} = \frac{1}{\gamma} cK_c \sum_{k=1}^{N_a} e_{ij}^{(k)} (z_{k+1}^\gamma - z_k^\gamma) \quad (i = 3, j = 1, 2)$$

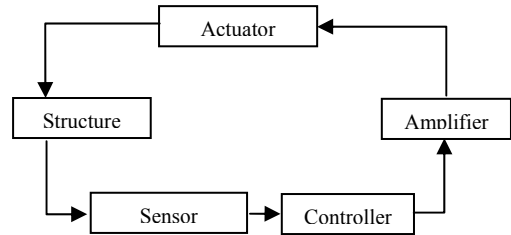
۷- معادلات میدان برای پوسته‌های استوانه‌ای FGM هوشمند

اکنون با جایگذاری روابط کرنشها و انحناهای پوسته درون رابطه ماتریسی (۹) و قرار دادن حاصل در معادلات حاکم بر پوسته استوانه‌ای که توسط رابطه (۱) بیان می‌شوند می‌توان معادلات مذکور را بر حسب میدان ψ_θ, w, v, u و ψ_x نوشت که در زیر آورده شده است:

$$A_{11} u_{,xx} + A_{12} \frac{1}{R} (v_{,\theta x} + w_{,x}) + A_{\phi\phi} \frac{1}{R} \left(\frac{u_{,\theta\theta}}{R} + v_{,x\theta} \right) + B_{11} \psi_{x,xx} + B_{12} \frac{1}{R} (\psi_{\theta,\theta x} + \frac{1}{R} v_{,\theta x}) + B_{\phi\phi} \frac{1}{R} \left(\frac{\psi_{x,\theta\theta}}{R} + \psi_{\theta,x\theta} + \frac{v_{,x\theta}}{R} \right) - \zeta_{r1} \dot{w}_{,x} = I_1 \ddot{u} + I_2 \ddot{\psi}_x \quad (1-12)$$

$$A_{12} \frac{1}{R} u_{,x\theta} + A_{22} \frac{1}{R^2} (v_{,\theta\theta} + w_{,\theta} + A_{\phi\phi} \left(\frac{u_{,x\theta}}{R} + v_{,xx} \right) + A_{\delta\delta} \frac{1}{R} (\psi_\theta + \frac{w_{,\theta}}{R} - \frac{v}{R}) + B_{12} \frac{1}{R} \psi_{x,x\theta} + B_{22} \frac{1}{R^2} (\psi_{\theta,\theta\theta} + \frac{v_{,\theta\theta}}{R}) + B_{\phi\phi} \left(\frac{1}{R} \psi_{x,\theta x} + \psi_{\theta,xx} + \frac{1}{R} v_{,xx} \right) - \zeta_{r2} \frac{\dot{w}_{,\theta}}{R} = I_1 \ddot{v} + I_2 \ddot{\psi}_\theta \quad (2-12)$$

$$-A_{12} \frac{1}{R} u_{,x\theta} - A_{22} \frac{1}{R^2} (v_{,\theta} + w) + A_{\delta\delta} \frac{1}{R} (\psi_{\theta,\theta} \frac{w_{,\theta\theta}}{R} - \frac{v_{,\theta}}{R}) + A_{\delta\delta} (w_{,xx} + \psi_{x,x}) - B_{12} \frac{1}{R} \psi_{x,x} - B_{22} \frac{1}{R^2} (\psi_{\theta,\theta} + \frac{v_{,\theta}}{R}) - \zeta_{r2} \frac{\dot{w}}{R} + q = I_1 \ddot{w} \quad (3-12)$$



شکل (۳) نمایی از مدار کنترلی برای المانی از پوسته FGM شامل لایه‌های مگنتواستریکتیو تعبیه شده

که جریان I با سرعت عرضی پوسته رابطه زیر را دارد:

$$I(x, y, t) = c(t) \frac{\partial(x, y, t)}{\partial t} \quad (7)$$

در اینجا $c(t)$ بهره کنترلی بوده که ثابت در نظر گرفته شده است. ثابت کوپل مغناطیسی k_c به تعداد دور آن n_c و پهنای کوپل b_c و شعاع آن به رابطه زیر بستگی دارد:

$$k_c = \frac{n_c}{\sqrt{b_c^2 + r_c^2}} \quad (8)$$

۶- روابط تنشهای متجه - کرنش پوسته مگنتواستریکتیو

شدت نیروها و ممانها برای یک پوسته استوانه‌ای شامل لایه‌های مگنتواستریکتیو با لحاظ تغییر شکل برشی عرضی بر حسب کرنشها و انحناهای سطح میانی پوسته با استفاده از رابطه (۲) به صورت زیر به دست می‌آید:

$$\begin{Bmatrix} N_x \\ N_\theta \\ N_{x\theta} \\ M_x \\ M_\theta \\ M_{x\theta} \end{Bmatrix} = \begin{Bmatrix} A_{11} & A_{12} & A_{1\phi} & B_{11} & B_{12} & B_{1\phi} \\ A_{12} & A_{22} & A_{2\phi} & B_{12} & B_{22} & B_{2\phi} \\ A_{1\phi} & A_{2\phi} & A_{\phi\phi} & B_{1\phi} & B_{2\phi} & B_{\phi\phi} \\ B_{11} & B_{12} & B_{1\phi} & D_{11} & D_{12} & D_{1\phi} \\ B_{12} & B_{22} & B_{2\phi} & D_{12} & D_{22} & D_{2\phi} \\ B_{1\phi} & B_{2\phi} & B_{\phi\phi} & D_{1\phi} & D_{2\phi} & D_{\phi\phi} \end{Bmatrix} \begin{Bmatrix} \varepsilon_x \\ \varepsilon_\theta \\ \gamma_{x\theta} \\ k_x \\ k_\theta \\ k_{x\theta} \end{Bmatrix} = \begin{Bmatrix} N_x^M \\ N_\theta^M \\ \cdot \\ M_x^M \\ M_\theta^M \\ \cdot \end{Bmatrix}$$

$$\begin{Bmatrix} Q_\theta \\ Q_x \end{Bmatrix} = K_s \begin{Bmatrix} A_{\phi\phi} & A_{\phi\delta} \\ A_{\phi\delta} & A_{\delta\delta} \end{Bmatrix} \begin{Bmatrix} \varepsilon_{\theta z} \\ \varepsilon_{xz} \end{Bmatrix} = \begin{Bmatrix} Q_\theta^M \\ Q_x^M \end{Bmatrix} \quad (9)$$

که در آن مولفه‌های A_{ij} ، B_{ij} و D_{ij} از روابط زیر محاسبه می‌گردند:

$$(A_{ij}, B_{ij}, D_{ij}) = \int_{-\frac{h}{\gamma}}^{-Z_m - \frac{h_m}{\gamma}} Q_{ij}(\nu, z, z^\gamma) dz + \int_{-Z_m - \frac{h_m}{\gamma}}^{-Z_m + \frac{h_m}{\gamma}} Q_m(\nu, z, z^\gamma) dz + \int_{-Z_m + \frac{h_m}{\gamma}}^{Z_m - \frac{h_m}{\gamma}} Q_{ij}(\nu, z, z^\gamma) dz + \int_{Z_m - \frac{h_m}{\gamma}}^{Z_m + \frac{h_m}{\gamma}} Q_m(\nu, z, z^\gamma) dz + \int_{Z_m + \frac{h_m}{\gamma}}^{\frac{h}{\gamma}} Q_{ij}(\nu, z, z^\gamma) dz \quad (i, j = 1, 2, \phi)$$

[K] ماتریس متقارن می‌باشد و ضرایب آن به خواص ماده، پارامترهای هندسی و شماره مدهای محیطی و محوری بستگی دارند که در پیوست آورده شده است. برای حل معادلات دیفرانسیل (۱۴) در حوزه زمان از روش انتگرال زمانی نیومارک و در حوزه فرکانس از روش آنالیز مودال استفاده شده است. ضمناً به منظور بهبود کارایی محاسباتی، از روش مد سوپرپوزیشن جهت انتقال معادلات به فضای مودال به کار استفاده شده است.

۹- نتایج

در این مقاله پوسته‌های FGM با دو ترکیب ساختاری مختلف فولاد- زیرکونیا و اکسید آلومینیم- زیرکونیا در نظر گرفته شده‌است. مشخصات مکانیکی این دو ترکیب به ترتیب در جداول (۱) و (۲) آورده شده است. همانطور که ملاحظه می‌شود، ضرایب مربوطه به دما نیز وابسته‌اند. در اینجا خواص مکانیکی پوسته‌های FGM مورد مطالعه در دمای متعارف محاسبه شده‌اند. ماده مگنتواستریکتیو مورد استفاده ترفنول دی می‌باشد که مشخصات مکانیکی آن عبارت‌اند از:

$$E^{(m)} = 26/5 \text{ GPa} \quad , \quad d^{(m)} = 1/67 \times 10^{-11} \text{ mA}^{-1}$$

$$\rho^{(m)} = 9250 \text{ kg/m}^3 \quad , \quad \nu^{(m)} = .$$

همچنین مشخصات هندسی پوسته مذکور به صورت زیر در نظر گرفته شده است

$$\frac{L}{R} = 2 \quad , \quad \frac{h}{R} = 0.01 \quad , \quad R = 2 \quad , \quad h_m = 0.001$$

قبل از اینکه به بررسی تأثیر لایه‌های مگنتواستریکتیو بر روی کاهش ارتعاشات پوسته‌های استوانه‌ای پرداخته شود، باید صحت نتایج فرکانسهای طبیعی به دست آمده را بررسی کرد. برای این منظور فرکانسهای طبیعی پوسته‌های باز ایزوتروپیک با زوایای 60° ، 90° و 120° محاسبه گردیده‌اند که در جدول (۳) آورده شده‌اند. مقایسه نتایج حاصله با مرجع [۷]، صحت مقادیر به دست آمده را مورد تأیید قرار می‌دهد. مشخصات هندسی پوسته و خواص مکانیکی ماده ایزوتروپیک مورد استفاده عبارت است از:

$$\frac{L}{R} = 2 \quad , \quad \frac{h}{R} = 0.02 \quad , \quad R = 0.5$$

$$\rho = 7/8 \times 10^3 \quad , \quad E = 2/1 \times 10^{11} \quad , \quad \nu = 0.3$$

$$A_{\psi\psi} (\psi_{,x} + w_{,x}) + B_{11} u_{,xx} + \frac{B_{12}}{R} (u_{,x\theta} + w_{,x})$$

$$+ B_{\psi\psi} \frac{1}{R} \left(\frac{u_{,x\theta}}{R} + u_{,x\theta} \right) + D_{11} \psi_{,xx} + D_{12} \frac{1}{R} (\psi_{\theta,xx}$$

$$+ \frac{v_{\theta,x}}{R}) + D_{\psi\psi} \frac{1}{R} (\psi_{\theta,xx} + \frac{\psi_{,x\theta\theta}}{R} + \frac{u_{,x\theta}}{R})$$

$$- \xi_{31} \dot{w}_{,x} = I_1 \ddot{u} + I_2 \ddot{\psi}_{,x} \quad (4-12)$$

$$- A_{\psi\psi} (\psi_{\theta} + \frac{w_{,\theta}}{R} - \frac{v}{R}) + \frac{B_{12}}{R} u_{,x\theta} + \frac{B_{22}}{R^2} (u_{,\theta\theta} + w_{,\theta})$$

$$+ B_{\psi\psi} \left(\frac{u_{,x\theta}}{R} + u_{,xx} \right) + \frac{D_{12}}{R} \psi_{,x\theta} + \frac{D_{22}}{R^2} (\psi_{\theta,\theta\theta} + \frac{v_{,\theta\theta}}{R})$$

$$+ D_{\psi\psi} \frac{1}{R} (\psi_{,x\theta} + \psi_{\theta,xx} + \frac{1}{R} v_{,xx}) - \xi_{32} \frac{\dot{w}_{,\theta}}{R}$$

$$= I_1 \ddot{v} + I_2 \ddot{\psi}_{,\theta} \quad (5-12)$$

۸- روش حل

توابع مودال برای میدان جابه‌جایی و دوران برای پوسته استوانه‌ای باز با شرایط تکیه‌گاهی ساده به صورت زیر تعریف می‌شوند:

$$u(x, \theta, t) = \sum_{m=1}^{\infty} \sum_{n=1}^{\infty} U_{mn}(t) \cos\left(\frac{m\pi x}{L}\right) \sin\left(\frac{n\pi\theta}{\beta}\right)$$

$$v(x, \theta, t) = \sum_{m=1}^{\infty} \sum_{n=1}^{\infty} V_{mn}(t) \sin\left(\frac{m\pi x}{L}\right) \cos\left(\frac{n\pi\theta}{\beta}\right) \quad (13)$$

$$w(x, \theta, t) = \sum_{m=1}^{\infty} \sum_{n=1}^{\infty} W_{mn}(t) \sin\left(\frac{m\pi x}{L}\right) \sin\left(\frac{n\pi\theta}{\beta}\right)$$

$$\psi_x(x, \theta, t) = \sum_{m=1}^{\infty} \sum_{n=1}^{\infty} X_{mn}(t) \cos\left(\frac{m\pi x}{L}\right) \sin\left(\frac{n\pi\theta}{\beta}\right)$$

$$\psi_{\theta}(x, \theta, t) = \sum_{m=1}^{\infty} \sum_{n=1}^{\infty} Y_{mn}(t) \sin\left(\frac{m\pi x}{L}\right) \cos\left(\frac{n\pi\theta}{\beta}\right)$$

لازم به ذکر است که برای پوسته استوانه‌ای بسته، کافی است به جای β عدد π قرار داده شود. با جایگذاری توابع مودال جابه‌جایی (۱۳) در معادلات میدان پوسته FGM هوشمند (۱۲)،

دستگاه معادله دیفرانسیل زمانی زیر حاصل می‌شود:

$$[M]\{\delta\} + [C]\{\delta\} + [K]\{\delta\} = \{F\} \quad (14)$$

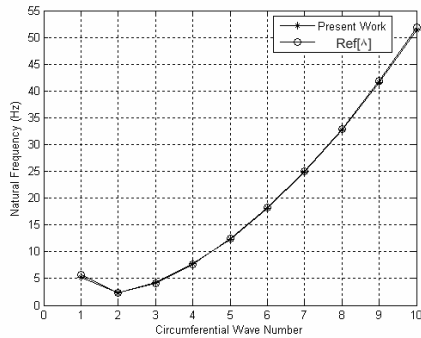
$$\{\delta\} = \{A_{mn}, B_{mn}, C_{mn}, D_{mn}, E_{mn}\}^T$$

که

$$[M] = \begin{bmatrix} I_1 & 0 & 0 & I_2 & 0 \\ 0 & I_1 & 0 & 0 & I_2 \\ 0 & 0 & I_1 & 0 & 0 \\ I_2 & 0 & 0 & I_2 & 0 \\ 0 & I_2 & 0 & 0 & I_2 \end{bmatrix} \quad (15)$$

و

$$[C] = \begin{bmatrix} \cdot & \cdot & -\left(\frac{m\pi}{L}\right)\xi_{31} & \cdot & \cdot \\ \cdot & \cdot & -\frac{1}{R}\left(\frac{n\pi}{\beta}\right)\xi_{32} & \cdot & \cdot \\ \cdot & \cdot & \frac{1}{R}\xi_{32} & \cdot & \cdot \\ \cdot & \cdot & -\left(\frac{m\pi}{L}\right)\xi_{31} & \cdot & \cdot \\ \cdot & \cdot & -\frac{1}{R}\left(\frac{n\pi}{\beta}\right)\xi_{32} & \cdot & \cdot \end{bmatrix} \quad (16)$$



شکل (۴) منحنیهای فرکانس طبیعی برحسب شماره مدهای محیطی پوسته FGM فولاد- زیرکونیا با شرایط تکیه‌گاهی CF

همانطور که مشاهده می‌شود، نتایج تئوری حاضر، تخمین پایین‌تری نسبت به مرجع مذکور به دست می‌دهند. دلیل این امر را می‌توان استفاده از تئوری FSĐT به جای تئوری کلاسیک پوسته‌ها، که در مرجع مذکور مورد استفاده قرار گرفته است و نیز کاملتر بودن روابط سینماتیک به کار گرفته بسته شده برای پوسته می‌باشد. ضمناً، جهت صحت‌گذاری تأیید اعتبار روش حاضر برای پوسته‌های FGM، فرکانسهای طبیعی یک پوسته FGM فولاد- زیرکونیا با شرایط تکیه‌گاهی یک سرگیردار- یک سرآزاد (CF) به ازای ده مد محیطی اول

جدول (۴) مقایسه ضرایب مختلف پوسته FGM فولاد-زیرکونیا به ازای

$Z_m(m)$	Z_m های مختلف				
	$D_{11}(Nm)$ (10^3)	$D_{22}(Nm)$ (10^3)	$D_{33}(Nm)$ (10^3)	$-\zeta_{21}$ (10^{-2})	$-\zeta_{31}$ (10^{-2})
0.005	0.16369 (0.163)	0.5123 (0.51)	0.56784 (0.567)	0.926 (0.926)	0.046 (0.046)
0.015	0.16281 (0.162)	0.49821 (0.498)	0.56496 (0.564)	0.926 (0.926)	0.138 (0.138)
0.025	0.16106 (0.161)	0.49217 (0.492)	0.55921 (0.558)	0.926 (0.926)	0.231 (0.231)
0.035	0.15843 (0.158)	0.48312 (0.484)	0.55058 (0.550)	0.926 (0.926)	0.324 (0.324)
0.045	0.15492 (0.155)	0.47106 (0.473)	0.53906 (0.538)	0.926 (0.926)	0.416 (0.416)
0.055	0.15053 (0.150)	0.456 (0.459)	0.52466 (0.523)	0.926 (0.926)	0.509 (0.509)
0.065	0.14527 (0.145)	0.43795 (0.442)	0.50738 (0.505)	0.926 (0.926)	0.601 (0.601)
0.075	0.13913 (0.139)	0.41692 (0.423)	0.48721 (0.484)	0.926 (0.926)	0.694 (0.694)
0.085	0.13212 (0.132)	0.39294 (0.401)	0.46414 (0.460)	0.926 (0.926)	0.787 (0.787)
0.095	0.12423 (0.124)	0.36601 (0.376)	0.43817 (0.434)	0.926 (0.926)	0.879 (0.879)

اعداد داخل پرانتز برگرفته از مرجع [۴] است.

جدول (۱) خواص مکانیکی مواد تشکیل دهنده پوسته FGM

	Stainless Steel		Zirconia	
	$E(Nm^{-2})$	ν	$E(Nm^{-2})$	ν
P_{-1}	0	0	0	0
P_1	2.0104×10^9	0.2722	24427×10^9	0.288
P_2	3.08×10^{-2}	-2×10^{-2}	$-1/371 \times 10^{-2}$	$1/13 \times 10^{-2}$
P_3	$-6/53 \times 10^{-7}$	$3/8 \times 10^{-7}$	$1/21 \times 10^{-6}$	0
P_4	0	0	$-3/68 \times 10^{-10}$	0
ρ	8166 (kgm^{-3})		5700 (kgm^{-3})	

جدول (۲) خواص مکانیکی مواد تشکیل دهنده پوسته FGM

	Aluminum oxide		Zirconia	
	$E(Nm^{-2})$	ν	$E(Nm^{-2})$	ν
P_{-1}	0	0	0	0
P_1	$349/55 \times 10^9$	0.260	24427×10^9	0.288
P_2	$-3/853 \times 10^{-2}$	0	$-1/371 \times 10^{-2}$	$1/13 \times 10^{-2}$
P_3	$4/027 \times 10^{-7}$	0	$1/21 \times 10^{-6}$	0
P_4	$-1/673 \times 10^{-10}$	0	$-3/68 \times 10^{-10}$	0
ρ	3970 (kgm^{-3})		5700 (kgm^{-3})	

جدول (۳) مقایسه فرکانسهای طبیعی (Hz) پوسته‌های باز ایزوتروپیک

β	$\frac{m}{n}$	۱	۲	۳	۴
		60	3495/6 (3496/1)	8503/4 (8506/1)	11927 (11934)
90	1	3824/8 (3833/4)	5624/8 (5636/2)	8388/4 (8406/4)	11280 (11311)
	2	8160/9 (8204/5)	9045/8 (9096/0)	10679 (10743)	12949 (13035)
	3	14357 (14490)	15111 (15258)	16423 (16594)	18304 (18511)
	4	5985/2 (5985/6)	11360 (11362)	14032 (14039)	15508 (15521)
120	1	2718/0 (2720/1)	6584/5 (6588/0)	1011/8 (10126)	1282/8 (12845)
	2	3824/9 (3833/4)	5624/8 (5636/2)	8388/4 (8406/4)	11280 (11311)
	3	6491/0 (6511/1)	7510/5 (7543/3)	9398/6 (9442/4)	11884 (11946)
	4	7505/3 (7505/6)	13028 (13030)	15031 (15037)	16092 (16106)
150	1	3495/6 (3496/1)	8503/4 (8506/1)	11927 (11934)	14450 (14164)
	2	2738/1 (2740/4)	5995/9 (6000/4)	9423/0 (9432/7)	12269 (12288)
	3	3824/9 (3833/4)	5624/8 (5636/2)	8388/4 (8406/4)	11280 (11311)
	4	7505/3 (7505/6)	13028 (13030)	15031 (15037)	16092 (16106)

اعداد داخل پرانتز برگرفته از مرجع [۷] است.

به وسیله نیروهای عمل کننده در لایه های مگنتواستریکتیو جستجو کرد. بیشترین زمان نشست هنگامی است که لایه های مگنتواستریکتیو کاملاً به سطح میانی نزدیک بوده و کمترین زمان نشست وقتی اتفاق می افتد که لایه های مگنتواستریکتیو در دورترین فاصله از سطح میانی قرار گیرند. ضمناً کمترین مقدار آن به ازای $\beta = 90^\circ$ اتفاق می افتد و با دورتر شدن لایه های مگنتواستریکتیو از سطح میانی مقادیر فرکانس طبیعی میراننده نیز کاهش می یابد. به عبارت دیگر به ازای کمترین فاصله لایه های مگنتواستریکتیو از سطح میانی، پوسته بیشترین صلیبت خمشی را دارد. حال آنکه با افزایش فاصله این لایه ها، پوسته نرمتر می شود. ضمناً کاهش مقادیر فرکانس طبیعی میرا شده پوسته با دورتر نمودن لایه های مگنتواستریکتیو از سطح میانی قابل ملاحظه تر می باشد که دلیل آن را می توان افزایش قدرت استهلاک سیستم دانست. اثرات مستقیم افزایش شدت بهره کنترلی میدان مغناطیسی (cK_c) بر افزایش استهلاک از دو منظر زمان و فرکانس برای پوسته FGM به ازای $Z_m = 0.025$ در شکلهای (۵) و (۶) نشان داده شده است. همانطور ملاحظه می شود با افزایش شدت بهره کنترلی میدان مغناطیسی، زمان نشست کاهش یافته و دامنه ارتعاشات عرضی پوسته با سرعت بیشتری مستهلک می شود. ضمناً اثر استهلاک ناشی از کنترل فیدبک سرعت می تواند نقاط اوج خیز عرضی در همسایگی ناحیه تشدید را به طور قابل ملاحظه ای کاهش دهد. همچنین با افزایش cK_c ناحیه تشدید اول به سمت فرکانسهای کمتر حرکت می کند که این رفتار مشابه سیستمهای مکانیکی مرتعش متعارف می باشد و مورد انتظار نیز بوده است. تأثیر ضخامت لایه مگنتواستریکتیو (h_m) بر پاسخ زمانی و فرکانسی نیز در شکلهای (۷) و (۸) نمایش داده شده است. همانطور که ملاحظه می شود با افزایش ضخامت لایه مگنتواستریکتیو، تشدید اول در فرکانسهای تحریک کوچکتر اتفاق می افتد. ضمناً مقدار خیز عرضی نقطه میانی پوسته در این ناحیه به طور موثرتری کاهش می یابد که این رفتار به خاطر تغییرات سفتی پوسته است. در شکل (۹) منحنیهای زمان نشست بر حسب فاصله لایه های مگنتواستریکتیو از سطح میانی برای ضخامت های مختلف این لایه ها مشاهده می شود. همانطور که دیده می شود

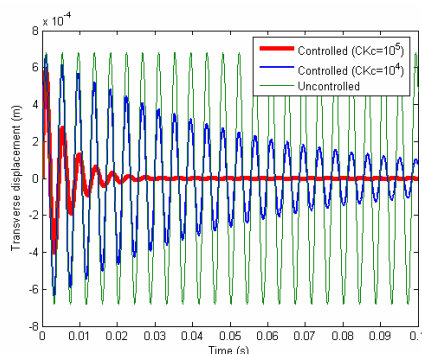
پوسته ترسیم و نمودار آن با مرجع [۸] مورد مقایسه قرار گرفته است. این مقایسه که در شکل (۴) صورت گرفته است، توافق بسیار خوبی را برای پوسته های FGM نیز نشان می دهد. ضمناً پوسته FGM فوق الذکر از نوع قانون توانی بوده و شاخص پروفیل آن $N = 10$ در نظر گرفته شده است. همچنین مشخصات هندسی $h/R = 0.02$ و $L/R = 20$ و $R = 1$ می باشد. در جدول (۴) مقادیر سفتی و پارامترهای استهلاک پوسته FGM هوشمند که از مواد ساختاری فولاد- زیرکونیا تشکیل شده اند به ازای فاصله های مختلف لایه های مگنتواستریکتیو (Z_m) از سطح میانی محاسبه و با مرجع [۴] مورد مقایسه قرار گرفته اند. ضمن توافق خوب به دست آمده نکته قابل توجه این است که با افزایش فاصله لایه های مگنتواستریکتیو از سطح میانی مقادیر پارامتر استهلاکی ζ_{r1} به طور متناسب با این فاصله افزایش می یابد که بیانگر شدت تأثیر موقعیت لایه های مگنتواستریکتیو بر روی مشخصه های استهلاک سیستم می باشد. بیشترین قدرت استهلاک مربوط به $Z_m = 0.095$ و کمترین آن مربوط به $Z_m = 0.005$ است. همچنین با افزایش فاصله لایه های مگنتواستریکتیو از سطح میانی مقدار سفتی پوسته کاهش پیدا می کند. برای مطالعه تأثیر لایه های مگنتواستریکتیو بر روی مشخصه های کاهش ارتعاشات نخست به تعریف زمان نشست و نسبت آن می پردازیم. زمان نشست (t_s)، زمان مورد نیاز برای کاهش دامنه ارتعاشات کنترل شده به میزان یک دهم دامنه اولیه تعریف می شود. حال اگر زمان نشست را به وسیله مقدار بیشینه آن وقتی که لایه های مگنتواستریکتیو در نزدیکترین فاصله از سطح میانی پوسته قرار می گیرند، نرمالیزه کنیم، نسبت زمان نشست (t_n) به دست می آید:

$$t_n = \frac{t_s}{(t_s)_{\max}} = \frac{t_s}{t_s|_{(Z_m)_{\min}}}$$

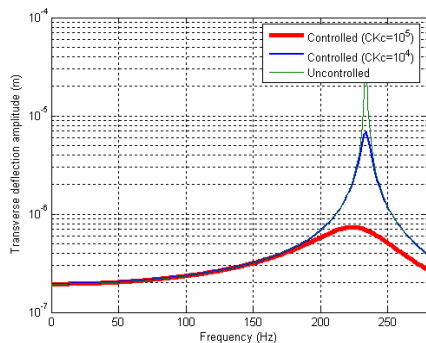
زمان نشست و مقدار نرمالیزه آن برای زوایای مختلف پوسته FGM (β) و فاصله لایه های مگنتواستریکتیو از سطح میانی (Z_m) در جدول (۵) آورده شده است. ملاحظه می شود که با دور نمودن لایه های مذکور زمان نشست کاهش یافته که دلیل این امر را می توان در گشتاور خمشی بزرگتر ایجاد شده

جدول (۵) زمان نشست برای پوسته‌های باز و بسته FGM فولاد- زیر کونیا

β	Z_m	ω_n	ω_d	t_s	t_n
۳۰	۰/۰۰۰۵	۳۲۶/۷۲۵۱	۳۲۶/۷۱۹	۱/۱۶۰۹	۱
	۰/۰۰۳۵	۳۲۲/۶۳۰۸	۳۲۲/۲۹۱۶	۰/۱۵۶۲۵	۰/۱۳۴۵۹
	۰/۰۰۶۵	۳۱۲/۱۵۹۱	۳۱۰/۸۰۶۳	۰/۰۷۹۵۷	۰/۰۶۸۵۴
	۰/۰۰۹۵	۲۹۴/۶۲۸۲	۲۹۱/۲۱۹۲	۰/۰۵۱۶۶	۰/۰۴۴۵
۶۰	۰/۰۰۰۵	۵۰۳/۶۸۲۲	۵۰۳/۶۵۷۷	۰/۴۷۸۶۱	۱
	۰/۰۰۳۵	۵۰۳/۴۶۰۸	۵۰۲/۲۰۵۷	۰/۰۶۶۸۴۱	۰/۱۳۹۶۵
	۰/۰۰۶۵	۵۰۲/۹۰۶۷	۴۹۸/۳۷۵	۰/۰۳۵۲۲	۰/۰۷۳۶۰
	۰/۰۰۹۵	۵۰۲/۰۱۹	۴۹۱/۸۷۶	۰/۰۲۳۶۱	۰/۰۴۹۳
۹۰	۰/۰۰۰۵	۸۴/۴۲۷۹	۸۴/۴۰۱۱	۰/۳۹۷۷۹	۱
	۰/۰۰۳۵	۸۴/۳۷۸۸	۸۳۹/۰۲۵۸	۰/۰۵۵۹۰	۰/۱۴۰۵۴
	۰/۰۰۶۵	۸۴/۲۵۵۹	۸۳۵/۴۶۵۶	۰/۰۲۹۶۷	۰/۰۷۴۵۹
	۰/۰۰۹۵	۸۴/۰۰۵۹۲	۸۲۹/۵۷۹۱	۰/۰۲۰۰۴	۰/۰۵۰۳
۱۲۰	۰/۰۰۰۵	۱۱۱۱/۳۳۵۴	۱۱۱۱/۳۰۹۳	۰/۴۲۱۹۸	۱
	۰/۰۰۳۵	۱۱۱۱/۳۰۸۷	۱۱۰۹/۹۹۸۶	۰/۰۵۹۳۷	۰/۱۴۰۷۰
	۰/۰۰۶۵	۱۱۱۱/۲۴۱۹	۱۱۰۶/۶۴۶۱	۰/۰۳۱۵۷	۰/۰۷۴۸
	۰/۰۰۹۵	۱۱۱۱/۱۳۵	۱۱۰۱/۱۹۵۱	۰/۰۲۱۳۹	۰/۰۵۰۶
۱۵۰	۰/۰۰۰۵	۱۳۱۵/۲۸۳۸	۱۳۱۵/۲۵۹۵	۰/۴۹۵۷۸	۱
	۰/۰۰۳۵	۱۳۱۵/۲۶۲۷	۱۳۱۴/۰۴۸۴	۰/۰۶۹۶۸	۰/۱۴۰۵۴
	۰/۰۰۶۵	۱۳۱۵/۲۰۹۹	۱۳۱۰/۹۶۸	۰/۰۳۷۰۴	۰/۰۷۴۷۱
	۰/۰۰۹۵	۱۳۱۵/۱۲۵۵	۱۳۰۶/۰۰۴۵	۰/۰۲۵۱۱	۰/۰۵۰۶
۱۸۰	۰/۰۰۰۵	۱۴۶۹/۰۶۵۶	۱۴۶۹/۰۴۴۱	۰/۶۱۷۱۱	۱
	۰/۰۰۳۵	۱۴۶۹/۰۴۶۳	۱۴۶۷/۹۷۰	۰/۰۸۶۴۸	۰/۱۴۰۱۴
	۰/۰۰۶۵	۱۴۶۸/۹۹۸	۱۴۶۵/۲۴۲	۰/۰۴۵۸۸	۰/۰۷۳۳۵
	۰/۰۰۹۵	۱۴۶۸/۹۲۰۷	۱۴۶۰/۸۵۷۹	۰/۰۳۱۰۵	۰/۰۵۰۳



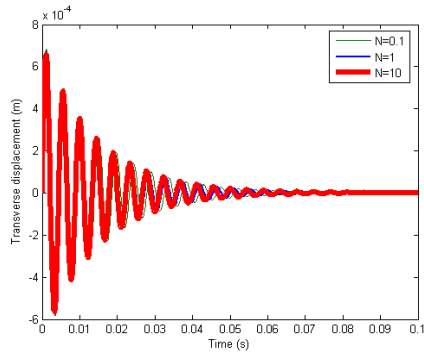
شکل (۵) منحنیهای پاسخ زمانی پوسته FGM فولاد- زیر کونیا برای مقادیر

مختلف cK_c 

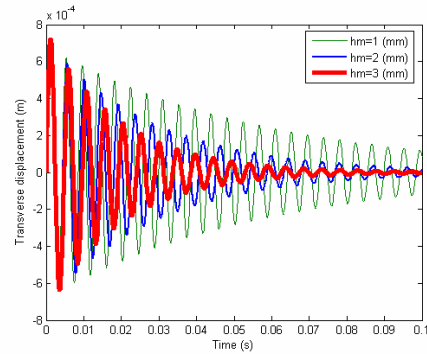
شکل (۶) منحنیهای پاسخ فرکانسی پوسته FGM فولاد- زیر کونیا برای

مقادیر مختلف cK_c

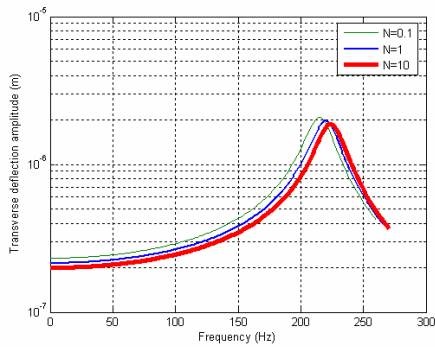
برای همه ضخامتها با دورتر شدن لایه‌های مذکور از سطح میانی، زمان نشست کاهش پیدا می‌کند. همچنین با افزایش ضخامت لایه‌های مگنتواستریکتیو زمان نشست کاهش می‌یابد. اما هر چقدر که این لایه‌ها در فاصله نزدیکتری نسبت به سطح میانی قرار گیرند تأثیر ضخامت لایه‌های مذکور قابل ملاحظه‌تر است و با افزایش فاصله این لایه‌ها از سطح میانی این تأثیر کمتر می‌شود. از طرفی بانگه به شکل (۱۰) که مربوط به نسبت زمان نشست می‌باشد، این نکته قابل استنباط است که وقتی لایه مگنتواستریکتیو نازکتر باشد نسبت زمان نشست کاهش پیدا می‌کند. ضمناً هر چه لایه‌های مذکور نازکتر باشد و فاصله آنها از سطح میانی زیادتر شود نسبت زمان نشست کاهش می‌یابد. به عبارت دیگر با این کار می‌توان از لایه‌های به‌طور مؤثرتر استفاده نمود. تأثیر شاخص پروفیل FGM منحنیهای پاسخ زمانی کنترل شده برای یک پوسته FGM ساخته شده از فولاد-زیر کونیا به ازای $Z_m = 0.0045$ و $h_m = 0.002$ در شکل (۱۱) نشان داده شده است. مطابق شکل در این حالت تغییرات پروفیل ماده FGM بر روی زمان نشست قابل ملاحظه نیست. پاسخ فرکانسی متناظر این حالت در مختصات نیمه لگاریتمی نیز در شکل (۱۲) نمایش داده شده است. به منظور مطالعه جامع‌تر تأثیر شاخص پروفیل FGM و مواد ساختاری آن، پاسخهای فرکانسی کنترل شده مذکور در مختصات خطی در شکل (۱۳) آورده شده است. با افزایش شاخص پروفیل N و به تبع آن افزایش درصد حجمی زیر کونیا پیک منحنیهای پاسخ فرکانسی، کاهش تدریجی یافته و به آرامی به سمت راست (فرکانسهای تحریک بالاتر) حرکت می‌نماید. با تغییر مواد ساختاری FGM از فولاد- زیر کونیا به اکسید آلومینیم- زیر کونیا، شدت تأثیر شاخص پروفیل مطابق منحنی پاسخ فرکانسی شکل (۱۴) بارزتر می‌شود. بدین معنی که با افزایش N و به تبع آن افزایش مقدار زیر کونیا، پیک منحنیهای پاسخ فرکانسی به‌طور نسبتاً قابل ملاحظه‌ای افزایش یافته و به سمت فرکانسهای کمتر جابه‌جا می‌شوند. بنابراین می‌توان نتیجه گرفت که تأثیر شاخص پروفیل FGM بر مقدار پیک منحنیهای پاسخ فرکانسی در ناحیه تشدید به نوع پروفیل FGM و اختلاف خواص مکانیکی دو ماده ساختاری آن بستگی دارد.



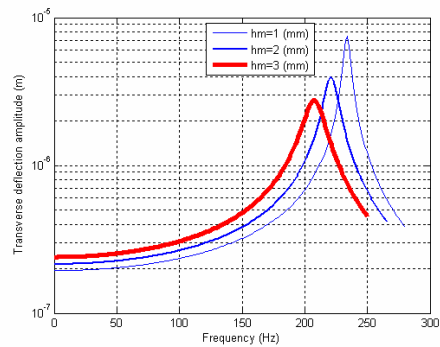
شکل (۷) منحنیهای پاسخ زمانی پوسته FGM فولاد- زیر کونیا برای مقادیر مختلف ضخامت لایه‌های مگنتواستریتیکتو



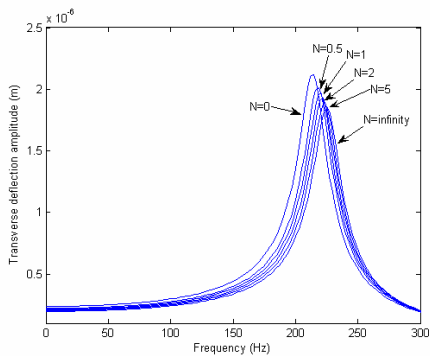
شکل (۸) منحنیهای پاسخ زمانی پوسته FGM فولاد- زیر کونیا برای مقادیر مختلف ضخامت لایه‌های مگنتواستریتیکتو



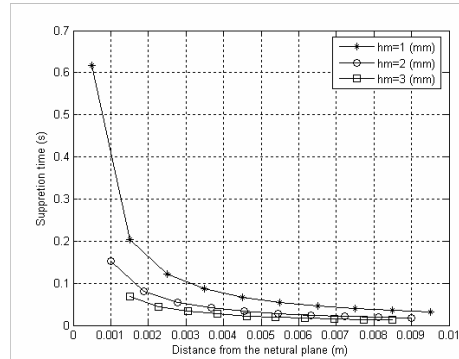
شکل (۹) منحنیهای پاسخ فرکانسی پوسته FGM فولاد- زیر کونیا برای مقادیر مختلف N



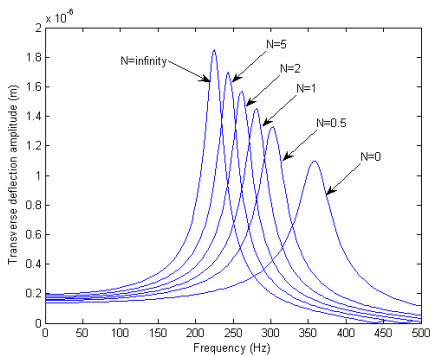
شکل (۱۰) منحنیهای پاسخ فرکانسی پوسته FGM فولاد- زیر کونیا برای مقادیر مختلف ضخامت لایه‌های مگنتواستریتیکتو



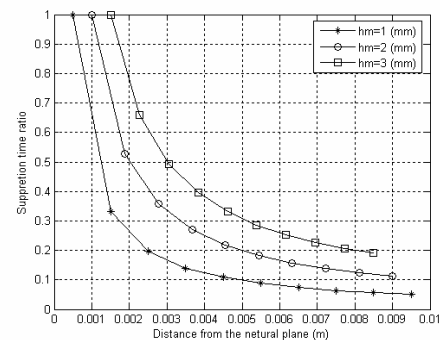
شکل (۱۱) منحنیهای پاسخ فرکانسی پوسته FGM فولاد- زیر کونیا برای مقادیر مختلف N



شکل (۱۲) منحنیهای زمان نشست بر حسب فاصله مختلف لایه‌های مگنتواستریتیکتو از سطح میانی برای پوسته FGM فولاد- زیر کونیا



شکل (۱۳) منحنیهای پاسخ فرکانسی پوسته FGM آلومینیم- زیر کونیا برای مقادیر مختلف N



شکل (۱۴) منحنیهای نسبت زمان نشست بر حسب فاصله مختلف لایه‌های مگنتواستریتیکتو از سطح میانی برای پوسته FGM فولاد- زیر کونیا

نتیجه‌گیری

در این مقاله تحلیل کاهش ارتعاشات پوسته‌های استوانه‌ای FGM هوشمند مجهز به لایه‌های حسگر و عملگر مگنتواستریکتیو تعبیه شده درون ضخامت پوسته مورد بررسی قرار گرفته است. فرمول‌بندی مسئله بر اساس تئوری تغییر شکل برشی مرتبه اول (FSDT) صورت گرفته است. روش حل به کارگیری گرفته شده بر مبنای حل دقیق ناویر برای پوسته‌های استوانه‌ای FGM با شرایط تکیه‌گاهی ساده است. برای حل معادلات دیفرانسیل زمانی نیز از روش انتگرال زمانی نیومارک بهره‌جسته شده است. اثرات ترکیب مواد سازنده پوسته FGM، موقعیت لایه‌های مگنتواستریکتیو، ضخامت لایه‌های مگنتواستریکتیو و اثر بهره‌کنترلی میدان مغناطیسی اعمالی بر روی زمان نشست و فرکانسهای تشدید مورد بررسی قرار گرفته است. مطالعات حاضر نشان می‌دهد که مواد مگنتواستریکتیو در کاهش دامنه ارتعاشات، عملکرد بسیار مطلوبی دارند. با افزایش فاصله لایه‌های مگنتواستریکتیو از سطح میانی، اثرات میرایی به‌طور مستقیم افزایش می‌یابد. ضمناً لایه‌های مگنتواستریکتیو نسبتاً نازک‌تر که در فاصله دورتری از سطح میانی قرار می‌گیرند میرایی مؤثرتری از خود نشان می‌دهند. همچنین با افزایش شدت بهره‌کنترلی میدان مغناطیسی اعمالی، زمان نشست مستقیماً کاهش می‌یابد. پیک منحنیهای پاسخ فرکانسی در ناحیه تشدید نیز تا حدودی با تغییر خواص مکانیکی مواد ساختاری FGM و نوع پروفیل آن (تغییر شاخص پروفیل ماده FGM) قابل کنترل است.

مراجع

- [۵] Bhangale R.K. and Ganesan N., ۲۰۰۶, Static analysis of simply supported functionally graded and layered magneto-electro-elastic plates, *In. J. Solids and Structures*, ۴۳, ۳۲۳۰-۳۲۵۳.
- [۶] Toorani M.H. and Lakis A.A., ۲۰۰۰, General equations of anisotropic plates and shells including transverse shear deformations, rotary inertia and initial curvature effects, *J. Sound & Vibration*, Vol. ۲۳۷ (۴), pp. ۵۶۱-۶۱۵.
- [۷] Tzou H.S., Piezoelectric shells distributed sensing and control of continua, Kluwer Academic Publishers, Dordrecht/Boston, ۱۹۹۳.
- [۸] Pradhan S.C., Loy C.T., Lam K.Y. and Reddy J.N., Vibration Characteristics of Functionally Graded Cylindrical Shells under Various Boundary Conditions, *Applied Acoustics*, Vol. ۶۱, ۲۰۰۰, pp. ۱۱۱-۱۲۹.
- [۱] Ansari R., Darvizeh M., Prediction of Dynamic Behaviour of FGM Shells Under Arbitrary Boundary Conditions, *J. Composite Structures*, (Article in press).
- [۲] Kumar J.S., Ganesan N., Swarnamani S. and Padmanabhan, C., Active control of cylindrical shell with magnetostrictive layer, *J. Sound & Vibration*, ۲۶۲, pp. ۵۷۷-۵۸۹.
- [۳] Reddy J.N., Mechanics of laminated composite plates and shells, ۲۰۰۴, CRC Press LLC.
- [۴] Pradhan S.C, Vibration suppression of FGM shells using embedded magnetostrictive layers, *Int. J. Solid and Structures*, Vol. ۴۲, pp. ۲۴۶۵-۲۴۸۸.

پیوست

$$K_{11} = -A_{11} \left(\frac{m\pi}{L} \right)^2 - A_{\phi\phi} \frac{1}{R^2} \left(\frac{n\pi}{\beta} \right)^2$$

$$K_{12} = -(A_{12} + A_{\phi\phi}) \frac{1}{R} \left(\frac{m\pi}{L} \right) \left(\frac{n\pi}{\beta} \right)$$

$$K_{13} = A_{12} \frac{1}{R} \left(\frac{m\pi}{L} \right)$$

$$K_{14} = -B_{11} \left(\frac{m\pi}{L} \right)^2 - B_{\phi\phi} \frac{1}{R^2} \left(\frac{n\pi}{\beta} \right)^2$$

$$K_{15} = -(B_{12} + B_{\phi\phi}) \frac{1}{R} \left(\frac{m\pi}{L} \right) \left(\frac{n\pi}{\beta} \right)$$

$$K_{22} = -A_{\phi\phi} \left(\frac{m\pi}{L} \right)^2 - A_{22} \frac{1}{R^2} \left(\frac{n\pi}{\beta} \right)^2 - \frac{1}{R^2} A_{\phi\phi}$$

$$K_{23} = (A_{22} + A_{\phi\phi}) \frac{1}{R^2} \left(\frac{n\pi}{\beta} \right)$$

$$K_{24} = -(B_{12} + B_{\phi\phi}) \frac{1}{R} \left(\frac{m\pi}{L} \right) \left(\frac{n\pi}{\beta} \right)$$

$$K_{25} = -B_{\phi\phi} \left(\frac{m\pi}{L} \right)^2 - \frac{1}{R^2} B_{22} \left(\frac{n\pi}{\beta} \right)^2 + \frac{1}{R} A_{\phi\phi}$$

$$K_{33} = -A_{\phi\phi} \left(\frac{m\pi}{L} \right)^2 - A_{\phi\phi} \frac{1}{R^2} \left(\frac{n\pi}{\beta} \right)^2 - A_{22} \frac{1}{R^2}$$

$$K_{34} = -A_{\phi\phi} \left(\frac{m\pi}{L} \right) + B_{12} \frac{1}{R} \left(\frac{m\pi}{L} \right)$$

$$K_{35} = -A_{\phi\phi} \frac{1}{R} \left(\frac{n\pi}{\beta} \right) + B_{22} \frac{1}{R^2} \left(\frac{n\pi}{\beta} \right)$$

$$K_{44} = -D_{11} \left(\frac{m\pi}{L} \right)^2 - D_{\phi\phi} \frac{1}{R^2} \left(\frac{n\pi}{\beta} \right)^2 - A_{\phi\phi}$$

$$K_{45} = -(D_{12} + D_{\phi\phi}) \frac{1}{R} \left(\frac{m\pi}{L} \right) \left(\frac{n\pi}{\beta} \right)$$

$$K_{55} = -D_{\phi\phi} \left(\frac{m\pi}{L} \right)^2 - D_{22} \frac{1}{R^2} \left(\frac{n\pi}{\beta} \right)^2 - A_{\phi\phi}$$