

# تحلیل ترمولکتروالاستیک پوسته استوانه‌یی ساخته شده از مواد پیزوالکتریک مدرج تابعی به کمک نظریه‌ی تغییر شکل برشی مرتبه دلخواه

سید مهدی جباری (دانشجوی دکتری)

سید محمد زمانی نژاد\*

گروه هندسی مکانیک، دانشگاه پاسج

هدف این مطالعه بررسی رفتار ترمولکتروالاستیک پوسته‌ی جدار ضخیم استوانه‌یی از جنس مواد پیزوالکتریک مدرج تابعی تحت گردایان حرارتی است. معادلات ترمولکتروالاستیک حاکم بر استوانه‌های جدار ضخیم متقاضن محوری از مواد ناهمگن مدرج تابعی، بر مبنای نظریه‌ی تغییر شکل برشی مرتبه دلخواه در حالت بارگذاری عمومی استخراج شده است. استوانه به صورت دو بعدی و کاملاً متقاضن و بدون حضور منبع گرمایی در نظر گرفته شده است. تمامی خواص ماده هدفمند به صورت متغیر و براساس قانون توانی در نظر گرفته شده است. با بهره‌گیری از معادلات الکترودینامیکی ماکسول و در نظر گرفتن توزیع دما در جداره سینلندر تحت شرایط مرزی در نظر گرفته شده، با استفاده از روش انرژی دستگاه معادله دیفرانسیل حاکم به دست آمده است و با روش بردارهای ویژه حل شده است. در انتها، نتایج به دست آمده از این روش با نتایج موجود در کارهای گذشته صحبت سنجی شده‌اند.

**واژگان کلیدی:** تحلیل ترمولکتروالاستیک، پوسته استوانه‌یی جدار ضخیم، نظریه‌ی تغییر شکل برشی مرتبه دلخواه، مواد پیزوالکتریک مدرج تابعی.

## ۱. مقدمه

اولین مطالعات مدون در زمینه‌ی نظریه و کاربردهای مواد پیزوالکتریک در کتاب کادی یافت می‌شود.<sup>[۱]</sup> راولی و لوئیس<sup>[۲]</sup> با استفاده از خاصیت عملگری مواد پیزوالکتریکی یک روش اجراء محدود برای سازه‌های پیزوالکتریک معرفی کردند. وانگ و پارک<sup>[۳]</sup> مدل سازی اجزاء محدود سازه‌های پیزوالکتریک را در حالت حسگر و عملگر توسعه دادند. چن و همکاران<sup>[۴]</sup> حل دقیقی برای پوسته‌ی استوانه‌یی ناهمسانگرد با لایه‌ی پیزوالکتریک تحت بارگذاری خمشی ارائه کردند. کاپوریا و همکاران<sup>[۵]</sup> تحلیل سه‌بعدی پوسته‌ی استوانه‌یی برای بارگذاری متقاضن محوری با تکیمگاه ساده به روش مقادیر ویژه را معرفی کردند. تنش در استوانه‌های ساخته شده از مواد پیزوسرامیکی توسط راجانپس و ژانو<sup>[۶]</sup> به کمک انتگرال‌های فوریه بررسی شد. ویکیو و هاوجیانگ<sup>[۷]</sup> معادلات اویلر حاکم بر پوسته‌های کروی چرخان پیزوالکتریک را حل کردند. چن و همکاران<sup>[۸]</sup> با استفاده از جداسازی متغیرها حل دقیقی برای میدان الاستواالکتریک<sup>[۹]</sup> پوسته‌ی پیزوسرامیک کروی چرخان، ساخته شده از مواد مدرج تابعی ارائه کردند. وو و همکاران<sup>[۱۰]</sup> بر پایه‌ی نظریه‌ی تغییر شکل برشی مرتبه یک پوسته‌های ساخته شده از مواد پیزوالکتریک مدرج تابعی را با استفاده از توابع سینوسی تحلیل کردند. آنها در کاری دیگر حل دقیق برای پوسته‌های استوانه‌یی در حالت حسگر و عملگر را حل دقیق ارائه کردند.<sup>[۱۱]</sup>

بررسی رفتار سازه‌ها با هدف محاسبه‌ی تنش‌های مکانیکی آن‌ها تحت بارگذاری‌های حرارتی یکی از شاخه‌های مهم مهندسی مکانیک به شمار می‌رود. از مهم‌ترین راه‌های کاهش تنش‌های حرارتی، انتخاب مواد مناسب در آنهاست. با گسترش روزافزون علوم و فناوری‌های نوین، شناخت و بهکارگیری مواد هدفمند (مواد مدرج تابعی<sup>[۱]</sup> و نیز مواد هوشمند<sup>[۲]</sup>) در صنایع اهمیت بیشتری یافته است. از سوی دیگر نیاز روزافزون به کنترل تغییر شکل اجسام در حوزه‌ی کشسان در سامانه‌های بسیار پیشرفته همچون سازه‌های فضایی (ماهواره)، هواپما، رباتیک، میکرو، نانو و بیومکانیک و کاربردهای صنعتی دیگر، موجب توجه محققین به فناوری کنترل سازه‌ها شده است. یکی از راه‌های کنترل سازه‌ها استفاده از تعدادی حسگر و عملگر است. مواد پیزوالکتریک<sup>[۳]</sup> از جمله‌ی مهم‌ترین حسگرهای<sup>[۴]</sup> و عملگرهای<sup>[۵]</sup> هستند که به دلیل کوبیدن خواص الکتریکی و مکانیکی، به طور گسترده در کنترل پاسخ سازه‌ها مورد استفاده واقع شده‌اند. در سال‌های اخیر استفاده‌ی همزمان از مواد هدفمند و هوشمند در سازه‌ها، به عنوان موضوعی جدید مطرح و تحقیقات گستردگی‌بی روی آن انجام شده است.

\* نویسنده مسئول  
تاریخ: دریافت ۱۵ آذر ۱۳۹۵، اصلاحیه ۲، ۱۳۹۵/۱۱/۲۳، پذیرش ۱۱ آذر ۱۳۹۵.

چنان که در مطالعات پیشین مشاهده شد، عموم فعالیت‌های انجام شده درخصوص استوانه‌های پیزوالکتریک با استفاده از نظریه‌ی الاستیسته است و فقط در چند نمونه از نظریه‌ی تغییر شکل برشی مرتبه اول استفاده شده است. لذا در این مطالعه یک فرمول بنده بر پایه‌ی نظریه‌ی تغییر شکل برشی برای استوانه‌های جدار ضخیم ارائه شده است. با توجه به ضعف‌های شناخته شده در تقریب‌های مرتبه‌پایین تغییر شکل برشی<sup>[۴۰-۳۸]</sup> رفتار استوانه جدار ثابت ساخته شده از مواد پیزوالکتریک مدرج تابعی تحت بارگذاری مکانیکی و حرارتی به‌کمک نظریه‌ی تغییر شکل برشی مرتبه بالا بررسی شده است. برای این منظور، ابتدا معادلات حاکم بر استوانه‌ی جدار ضخیم ساخته شده از مواد پیزوالکتریک مدرج تابعی، با استفاده از نظریه‌ی تغییر شکل برشی عمومی و معادلات ماسکول<sup>[۱]</sup> استخراج شده است. برای به دست آوردن توزیع دما از معادلات هدایت حرارتی فوریه استفاده شده است. سپس با استفاده از مقادیر و بردارهای ویژه، دستگاه معادلات حاکم حل شده است. برای بررسی صحت مطالعه‌ی انجام شده، نتایج با مطالعات پیشین مقایسه شده است. در انتها نیز رفتار دو بعدی استوانه‌ی چرخان پیزوالکتریک مورد مطالعه قرار گرفته است.

## ۲. فرمول بنده مسئله

در نظریه‌ی الاستیسته می‌توان، فرض براین است که مقاطع مستوی عمود بر محور مرکزی استوانه، پس از اعمال فشار و تغییر شکل، همچنان مستوی و عمود بر محور استوانه باقی بمانند. در حقیقت کرنش برشی و تنش برشی در نظر گرفته نمی‌شود. در نظریه‌ی تغییر شکل برشی، خطوط راست و عمود بر صفحه‌ی میانی، پس از تغییر شکل، راست باقی می‌مانند ولی الزاماً عمود نیستند، یعنی کرنش برشی و تنش برشی لحظه‌ی می‌شود.

مطابق شکل ۱، اگر فاصله‌ی هر نقطه‌ی دلخواه استوانه تا محور تقارن<sup>r</sup>، شاعع سطح میانی  $R$  و فاصله‌ی نقطه‌ی مورد نظر از سطح میانی  $z$  باشد، آنگاه:

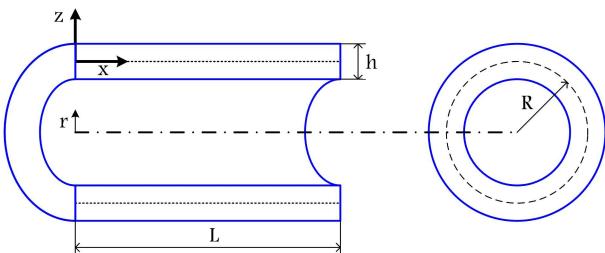
$$r = R + z \quad (1)$$

همچنین:

$$-\frac{h}{2} \leq z \leq \frac{h}{2} \quad (2)$$

با توجه به نظریه‌ی تغییر شکل برشی، میدان جابه‌جایی متقابل محوری به‌کمک توابع چندجمله‌ی چنین در نظر گرفته می‌شود:

$$\begin{cases} U_z = \sum_{i=0}^{n_{SDT}} u_i z^i \\ U_x = \sum_{i=0}^{n_{SDT}} w_i z^i \end{cases} \quad (3)$$



شکل ۱. مختصات به کار گرفته شده برای استوانه‌ی پیزوالکتریک.

معرفی کردند. و و سایو<sup>[۱۲]</sup> حل دقیقی برای پوسته‌های استوانه‌ی ساخته شده از مواد مدرج تابعی تحت بارگذاری خمشی ارائه دادند. اوتاوو و همکاران<sup>[۱۳]</sup> برای استوانه‌ی ساخته شده از مواد پیزوالکتریک مدرج تابعی بر پایه‌ی نظریه‌ی الاستیسته می‌تواند<sup>[۷]</sup>، در شرایط بارگذاری گذرا، حل تحلیلی ارائه کردند. شنگ و وانگ<sup>[۱۵]</sup> اثر کمانش و ارتعاشات را بر استوانه‌های پیزوالکتریک مورد مطالعه قرار دادند. رفتار پیزوالکتریک استوانه‌های توخالی ناهمگن تحت گردایان دمایی توسط زنکور بررسی شد.<sup>[۱۶]</sup> علی بیگلو به بررسی تغییر شکل ترمومالتیک ساخته شده از پنل پیزوالکتریک دوسر مفصل پرداخت.<sup>[۱۷]</sup> قربانپور و همکاران<sup>[۱۸]</sup> رفتار ترمومالتومکانیک استوانه‌ی با تغییرات شعاعی خواص را بررسی کردند. ملک‌زاده و همکاران<sup>[۱۹]</sup> پاسخ گذرای استوانه‌ی چرخان تحت فشار، ساخته شده از مواد مدرج تابعی را بر پایه‌ی نظریه‌ی الاستیسته استخراج کردند. رفتار الکترومکانیک دو بعدی استوانه‌های توخالی ساخته شده از مواد مدرج تابعی توسط فشارکی و همکاران<sup>[۲۰]</sup> ارائه شد.

رحیمی و همکاران<sup>[۲۱]</sup> تحلیل الکترومالتیک پوسته‌ی استوانه‌ی ساخته شده از مواد پیزوالکتریک مدرج تابعی تحت فشار داخلی را با استفاده از نظریه‌ی مرتبه اول تغییر شکل برشی ارائه دادند. آنها برای حل معادلات حاکم از تغییرات محوری جابه‌جایی‌ها صرف نظر کردند. دای و همکاران<sup>[۲۲]</sup> با استفاده از نظریه‌ی الاستیسته می‌توانیم توزیع تنش را در استوانه‌های توخالی ساخته شده از مواد پیزوالکتریک مدرج تابعی به دست آوردن. الشتی و خرسنده<sup>[۲۳]</sup> تحلیل سه بعدی غیرخطی ترمومالتیک استوانه‌ی با لایه پیزوالکتریک به روش تربیع دیفرانسیل فوریه نمایش دادند. ملک‌زاده و حیدرپور<sup>[۲۴]</sup> ارتعاشات آزاد استوانه ساخته شده از مواد مدرج تابعی را بر پایه‌ی نظریه‌ی تغییر شکل برشی مرتبه اول را بررسی کردند. آنها در پژوهشی دیگر اثر بارگذاری‌های متحرک مکانیکی - حرارتی را بر روی پوسته‌های استوانه‌ی مورد مطالعه قرار دادند.<sup>[۲۵]</sup> تحلیل هیگروترمومالتیک<sup>[۸]</sup> استوانه‌ی ساخته شده از مواد پیزوالکتریک مدرج تابعی با تغییرات نمایی خواص توسط زنکور<sup>[۲۶]</sup> با استفاده نظریه‌ی الاستیسته می‌توانیم زمانی نژاد و همکاران بر پایه‌ی نظریه‌ی تغییر شکل برشی مرتبه اول برای پوسته‌های استوانه‌ی جدار متغیر همگن و ساخته شده از مواد مدرج تابعی با تغییرات محوری خواص به روش چندلایه کردن<sup>[۹]</sup> پوسته حل الاستیک ارائه دادند.<sup>[۲۹-۲۷]</sup> آنها با استفاده از این روش رفتار مخربوهای ساخته شده از مواد همگن و مدرج تابعی را نیز مورد بررسی قرار دادند.<sup>[۳۲-۳۰]</sup> ارزنگ پی و همکاران<sup>[۳۳]</sup> بر پایه‌ی نظریه‌ی فلوگه در پوسته‌های جدارنمازک، رفتار کمانش استوانه‌ی هدفمند تحت بارگذاری محوری را با استفاده از روش بدون شبکه محلی تروف گارکین را تحلیل کردند. تحلیل خمس ترمومگنتوالمالتیک<sup>[۱۰]</sup> پوسته‌های استوانه‌ی توسط دای و جانگ<sup>[۲۴]</sup> ارائه شد. عطریان و همکاران<sup>[۲۵]</sup> با استفاده از نظریه‌ی الاستیسته رفتار ترمومالتومکانیک استوانه‌ی توخالی پیزوالکتریک تحت بارگذاری نامتقارن محوری ساخته شده از تنش‌های حرارتی یک بعدی در استوانه‌های توخالی نامتقارن محوری ساخته شده از مواد مدرج تابعی با لایه‌های داخلی و خارجی پیزوالکتریک توسط چیاری و اقدام<sup>[۳۶]</sup> محاسبه شد. همتی و تهرانی<sup>[۳۷]</sup> بیشترین سرعت زاویه‌ی مجاز استوانه‌ی مدرج تابعی دوار، بر پایه‌ی نظریه‌ی تغییر شکل‌های کوچک را در حالت کرنش صفحه‌ی محاسبه کردند. جباری و همکاران<sup>[۴۰-۴۸]</sup> به کمک نظریه‌ی مرتبه بالا تغییر شکل برشی، روشی نوین برای حل ترمومالتیک پوسته‌های جدار متغیر معرفی کردند. آنها در یافتن که استفاده از مرتبه بالا تغییر شکل‌های کوچک در تحلیل ترمومالتیک پوسته‌های جدار متغیر ضروری است. دهقان و همکاران<sup>[۴۱]</sup> بر پایه‌ی نظریه‌ی الاستیسته می‌توانیم یک فرمول بنده عمومی برای پوسته‌های دور از راه کرده و سپس برای حالات خاص (استوانه و کره) مسئله را حل کردند.

$$\rho = \rho^* \left( \frac{R+z}{R+h/2} \right)^g \quad (8)$$

که در آن  $C_{ij}$  مقدار ضرایب کشسان،  $\alpha_{ij}$  ضرایب انبساط طولی،  $\kappa$  ضریب هدایت حرارتی،  $r$  مقدار چگالی،  $e_{ij}$  ضرایب پیزوالکتریک - تنش،  $p_i$  ضرایب نفوذپذیری ماده‌ی پیزوالکتریک،  $E_i$  بردار میدان الکتریکی است و  $a$  ثابت ناهمگنی انبساط طولی،  $s$  ثابت ناهمگنی هدایت حرارتی،  $g$  ثابت ناهمگنی چگالی، همچنین مجموع  $a$  و  $b$  ثابت ناهمگنی پیزوالکتریک است.  $E_i$  بردار میدان الکتریکی است که به صورت تابعی از پتانسیل الکتریکی ( $\phi$ ) تعریف می‌شود:

$$\begin{cases} E_x = -\frac{\partial \phi}{\partial x} \\ E_\theta = -\frac{1}{r} \frac{\partial \phi}{\partial \theta} = -\frac{1}{R+z} \frac{\partial \phi}{\partial \theta} \\ E_z = -\frac{\partial \phi}{\partial z} \end{cases} \quad (9)$$

اگر پتانسیل الکتریکی در مرزهای شعاعی استوانه صفر فرض شود و قطبی‌سازی در راستای محور شعاعی باشد، تابع پتانسیل الکتریکی پیشنهادی توسط فرناندنس و پوزت<sup>[۲۱]</sup> می‌توان مورد استفاده قرار داد:

$$\phi = \Omega(z)\psi(x), \quad \Omega = \left( z^a - \left( \frac{h}{2} \right)^a \right) \quad (10)$$

لذا با توجه به رابطه‌های ۹ و ۱۰ میدان الکتریکی به شکل زیر به دست می‌آید:

$$\begin{cases} E_x = -\left( \frac{z^a - h^a}{4} \right) \frac{d\psi}{dx} \\ E_z = -2z\psi \end{cases} \quad (11)$$

با استفاده از نظریه‌ی پوسته‌ها و تعادل می‌توان رابطه‌ی نیروها و گشتاورهای داخلی المان با تنش‌ها و جابه‌جایی الکتریکی را به دست آورد.

$$\begin{cases} N_x^{(i)} \\ N_\theta^{(i)} \\ N_z^{(i)} \\ N_{xz}^{(i)} \end{cases} = \int_{-h/2}^{h/2} \begin{cases} \sigma_x(R+z) \\ R\sigma_\theta \\ \sigma_z(R+z) \\ \tau_{xz}(R+z) \end{cases} \frac{z^i}{R} dz \quad (i=0 \dots n_{SDT}) \quad (12)$$

برای به دست آوردن معادلات تعادل به روش نظریه‌ی تغییر شکل برشی از روش ارزی استفاده می‌شود. در این روش تغییرات انرژی کل سیستم بنا بر اصل پایستگی انرژی صفر فرض می‌شود ( $\delta U = \delta W$ ). تغییرات انرژی کرنشی کرنشی پیزوالکتریک، و  $T$  تابع توزیع دماس است. همچنین:

که در آن  $U_x$  جابه‌جایی در راستای شعاع و  $U_z$  جابه‌جایی در راستای ضخامت و  $n_{SDT}$  مرتبه‌ی نظریه‌ی تغییر شکل برشی است. با استفاده از روابط سینماتیک (کرنش - جابه‌جایی) مؤلفه‌های کرنش برای جابه‌جایی‌های کوچک از رابطه‌ی ۴ به دست می‌آید:

$$\begin{cases} \varepsilon_x = \frac{\partial U_x}{\partial x} = \sum_{i=0}^{n_{SDT}} \frac{dw_i}{dx} z^i \\ \varepsilon_\theta = \frac{U_z}{r} = \frac{1}{R+z} \sum_{i=0}^{n_{SDT}} u_i z^i \\ \varepsilon_z = \frac{\partial U_z}{\partial z} = \sum_{i=0}^{n_{SDT}} i u_i z^{i-1} \\ \gamma_{xz} = \frac{\partial U_x}{\partial z} + \frac{\partial U_z}{\partial x} = \sum_{i=0}^{n_{SDT}} i w_i z^{i-1} + \sum_{i=0}^{n_{SDT}} \frac{du_i}{dx} z^i \end{cases} \quad (4)$$

در صورتی که جهت دوقطبی بودن استوانه در راستای محور شعاعی، و ماده‌ی پیزوالکتریک، ایزوتropیک عرضی باشد، معادلات رفتاری از رابطه‌ی ۵ به دست می‌آید:

$$\begin{cases} \sigma_z \\ \sigma_\theta \\ \sigma_x \\ \tau_{xz} \end{cases} = \begin{bmatrix} C_{11} & C_{12} & C_{13} & 0 \\ C_{12} & C_{22} & C_{23} & 0 \\ C_{13} & C_{23} & C_{33} & 0 \\ 0 & 0 & 0 & C_{55} \end{bmatrix} \begin{cases} \varepsilon_z \\ \varepsilon_\theta \\ \varepsilon_x \\ \gamma_{xz} \end{cases} - \begin{bmatrix} e_{11} & 0 \\ e_{12} & 0 \\ e_{13} & 0 \\ 0 & e_{25} \end{bmatrix} \begin{cases} E_z \\ E_\theta \\ E_x \\ 0 \end{cases} - \begin{cases} \beta_1 \\ \beta_2 \\ \beta_3 \\ 0 \end{cases} T \quad (5)$$

$$\begin{cases} D_z \\ D_\theta \\ D_x \end{cases} = \begin{bmatrix} e_{11} & e_{12} & e_{13} & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & e_{25} \end{bmatrix} \begin{cases} \varepsilon_z \\ \varepsilon_\theta \\ \varepsilon_x \\ \gamma_{xz} \end{cases} + \begin{bmatrix} \xi_{11} & 0 \\ 0 & 0 \\ 0 & \xi_{22} \end{bmatrix} \begin{cases} E_z \\ E_\theta \\ E_x \end{cases} + \begin{cases} p_1 \\ p_2 \\ p_3 \\ 0 \end{cases} T \quad (6)$$

که در آن  $C_{ij}$  ماتریس ضرایب کشسان،  $e_{ij}$  ماتریس ضرایب پیزوالکتریک - تنش و  $\xi_{ij}$  ماتریس ضرایب نفوذپذیری ماده‌ی پیزوالکتریک در کرنش ثابت،  $p_i$  ضرایب پیزوالکتریک، و  $T$  تابع توزیع دماس است. همچنین:

$$\begin{cases} \beta_1 = C_{11}\alpha_{11} + C_{12}\alpha_{21} + C_{13}\alpha_{31} \\ \beta_2 = C_{21}\alpha_{11} + C_{22}\alpha_{22} + C_{23}\alpha_{32} \\ \beta_3 = C_{31}\alpha_{11} + C_{32}\alpha_{22} + C_{33}\alpha_{33} \end{cases} \quad (7)$$

است و  $\alpha_{ij}$  معرف ضریب انبساط طولی ماده است. لازم به ذکر است تمامی خواص به صورت تابع شعاعی در نظر گرفته می‌شود:

$$\begin{aligned} C_{ij} &= C_{ij}^* \left( \frac{R+z}{R+h/2} \right)^l, & e_{ij} &= e_{ij}^* \left( \frac{R+z}{R+h/2} \right)^l \\ \xi_{ij} &= \xi_{ij}^* \left( \frac{R+z}{R+h/2} \right)^l, & p_i &= p_i^* \left( \frac{R+z}{R+h/2} \right)^{b+1} \\ \kappa &= \kappa^* \left( \frac{R+z}{R+h/2} \right)^s, & \alpha_{ij} &= \alpha_{ij}^* \left( \frac{R+z}{R+h/2} \right)^b \end{aligned}$$

اگر فرض شود استوانه تحت فشار داخلی و در حال دوران باشد، تابع تغییرات کار خارجی عبارت خواهد بود از:

$$\begin{aligned} \delta W &= - \int_0^L \int_0^{\pi} P \delta U_z \left( R - \frac{h}{2} \right) dx d\theta \\ &\quad - \int_0^L \int_0^{\pi} \int_{-h/2}^{h/2} \rho \omega^*(R+z)^s \delta U_z dz dx d\theta \end{aligned} \quad (14)$$

که در آن:

$$\{y\} = \begin{Bmatrix} u_0 & u_1 & \dots & u_{n_{SDT}} & w_0 & w_1 & \dots & w_{n_{SDT}} & \psi \end{Bmatrix}^T \quad (24)$$

ثابت‌های مجهول،  $\beta\lambda$  مقادیر ویژه،  $\{\eta\}_\beta$  بردارهای ویژه و  $\{K\}$  حل خصوصی است. ملاحظه می‌شود که  $(2n_{SDT} + 3)$  ثابت مجهول وجود دارد که به‌کمک شرایط مرزی انتهایی استوانه قابل محاسبه خواهد بود. با این فرض که استوانه در دو انتهای کاملاً بسته است و اجازه تحرک ندارد، خواهیم داشت:

$$\begin{Bmatrix} u_i \\ w_i \end{Bmatrix}_{x=0} = \begin{Bmatrix} u_i \\ w_i \end{Bmatrix}_{x=L} = \begin{Bmatrix} 0 \\ 0 \end{Bmatrix}, \quad i = 0, \dots, n_{SDT} \quad (25)$$

همچنین اگر پتانسیل الکتریکی در دو انتهای استوانه صفر در نظر گرفته شود:

$$\phi|_{x=0} = \phi|_{x=L} = 0 \quad (26)$$

و بنابراین:

$$\{y\}_{x=0} = \{y\}_{x=L} = 0 \quad (27)$$

بنابراین معادله  $(2n_{SDT} + 3)$  نیز برای محاسبه ثابت‌های مجهول وجود دارد. بدین ترتیب با جایگذاری رابطه  $23$  در رابطه‌های  $3$  و  $9$ ، و سپس قراردادن آن در رابطه  $27$ ، ثابت‌های مجهول به دست می‌آید. در صورتی که دو انتهای استوانه آزاد باشد شرایط مرزی مکانیکی چنین تغییر می‌کند:

$$\begin{Bmatrix} N_x^{(i)} \\ N_{xz}^{(i)} \end{Bmatrix}_{x=0} = \begin{Bmatrix} N_x^{(i)} \\ N_{xz}^{(i)} \end{Bmatrix}_{x=L} = \begin{Bmatrix} 0 \\ 0 \end{Bmatrix}, \quad i = 0, \dots, n_{SDT} \quad (28)$$

### ۳. بررسی نتایج

برای مقایسه و بررسی نتایج روش ارائه شده، یک استوانه‌ی هدفمند و هوشمند ساخته شده از کادمیم ساخته شده در لایه‌ی داخلی مطابق جدول ۱ فرض شده است. برای استخراج نتایج، استوانه‌ی مورد مطالعه با مشخصات هندسی  $L = 10$  mm و  $r_o = 1$  mm،  $r_i = 0.7$  mm فرض می‌شود. برای این که نتایج از داده‌های عددی مستقل باشد، پارامترهای رفتاری استوانه به صورت بی‌بعد و با توجه به رابطه  $29$  گزارش شده است:

$$\bar{x} = \frac{x}{L}, \quad \bar{r} = \frac{r}{r_o}, \quad \bar{U}_k = \frac{U_k}{\alpha \cdot T \cdot r_o}, \quad \bar{\phi} = \frac{\phi |d_s|}{\alpha \cdot T \cdot r_o} \quad (29)$$

$$\bar{\sigma}_{kl} = \frac{\sigma_{kl}}{\alpha \cdot Y \cdot T}$$

جدول ۱. مشخصات مواد پیزوالکتریک در استوانه.<sup>[۱۴]</sup>

مقدار	نماد	مقدار	نماد
$0.347 \text{ (C/m}^2)$	$e_{11}$	$83.6 \text{ (GPa)}$	$C_{11}$
$-0.16 \text{ (C/m}^2)$	$e_{12}, e_{21}$	$39.3 \text{ (GPa)}$	$C_{12}, C_{21}$
$-0.14 \text{ (C/m}^2)$	$e_{15}$	$74.1 \text{ (GPa)}$	$C_{12}, C_{23}$
$4.40 \text{ (}\text{A}^0\text{--}^2/\text{K})$	$\alpha_{22}, \alpha_{32}$	$45.2 \text{ (GPa)}$	$C_{22}$
$2.46 \text{ (}\text{A}^0\text{--}^2/\text{K})$	$\alpha_{11}$	$13.17 \text{ (GPa)}$	$C_{44}, C_{55}$
$82.5 \text{ (pF/m)}$	$\xi_{11}, \xi_{22}$	$14.45 \text{ (GPa)}$	$C_{66}$
$90.3 \text{ (pF/m)}$	$\xi_{33}$	$12.9 \text{ (W/mK)}$	$\kappa$
$-2.9 \text{ (\mu C/m}^2\text{K)}$	$p_i$	$5684 \text{ (kg/m}^3)$	$\rho$

که در آن  $\omega$  سرعت زاویه‌ی  $P$  فشار در سطح داخلی استوانه است. با جایگذاری رابطه  $13$  و  $14$  در رابطه  $(\delta U = \delta W)$  معادلات تعادل به دست می‌آید:

$$\frac{d}{dx} \left( RN_x^{(i)} \right) - iRN_{xz}^{(i-1)} = 0 \quad (15)$$

$$\frac{d}{dx} \left( RN_{xz}^{(i)} \right) - iRN_z^{(i-1)} - N_\theta^{(i)} = - \int_{-h/2}^{h/2} \rho \omega^i (R+z)^i z^i dz + P \left( R - \frac{h}{2} \right) \left( -\frac{h}{2} \right)^i \quad (16)$$

معادلات فوق، دستگاه معادلات تعادل مکانیکی در پوسته‌های جدار ضخیم است که با توجه به مرتبه‌ی نظریه‌ی تعداد آن‌ها مشخص می‌شود. برای به دست آوردن معادله‌ی تعادل الکتریکی، با توجه به معادلات ماکسول و قانون گاوس داریم:<sup>[۲۴]</sup>:

$$\int_0^L \int_{-\frac{h}{2}}^{\frac{h}{2}} \int_{-\frac{h}{2}}^{\frac{h}{2}} \left( \frac{\partial D_x}{\partial x} + \frac{1}{R+z} \frac{\partial}{\partial z} ((R+z) D_z) \right) (R+z) dz d\theta dx = 0 \quad (17)$$

برای به دست آوردن توزیع دما از معادله‌ی انتقال حرارت یک بعدی در استوانه‌های ناهمگن استفاده شده است:

$$\frac{d}{dr} \left( \kappa^r \frac{dT}{dr} \right) = 0 \quad (18)$$

که در آن  $\kappa$  ضریب گردشی حرارتی در ماده‌ی ناهمگن است. با توجه به رابطه‌های  $1$  و  $8$  داریم:

$$\frac{d}{dz} \left( \kappa^r (R+z)^s \frac{dT}{dz} \right) = 0 \quad (19)$$

با دوبار انگشتی از این معادله خواهیم داشت:

$$T = d_1 \int \frac{dz}{(R+z)^s} + d_2 \quad (20)$$

که می‌توان آن را چنان بازنویسی کرد:

$$T = \begin{cases} d_1 \frac{(R+z)^{-s+1}}{1-s} + d_2 & s \neq 1 \\ d_1 \ln(R+z) + d_2 & s = 1 \end{cases} \quad (21)$$

با جایگذاری روابط  $4$  تا  $6$  در رابطه  $4$  و سپس قراردادن در روابط  $15$  و  $16$  می‌توان معادلات تعادل را براساس مؤلفه‌های جابه‌جاشی شعاعی، جابه‌جاشی محوری و جابه‌جاشی الکتریکی بازنویسی کرد:

$$L_{ij} u_j + I_{ij} w_j + J_i \psi = F_i \quad (22)$$

که در آن  $1 \leq j \leq n_{SDT}$  و  $0 \leq i \leq 2n_{SDT} + 1$  است و  $L_{ij}$ ,  $I_{ij}$ ,  $J_i$  بردار ضرایب جابه‌جاشی مکانیکی،  $F_i$  بردار کار خارجی است که مقادیر آن در پوسته آورده شده است. رابطه  $22$  را می‌توان به صورت دستگاه معادلات دیفرانسیل با ضرایب ثابت در نظر گرفت که

درازی حل دقیق به روش بردارهای ویژه است:<sup>[۲۸]</sup>

$$\{y\}_h = \sum_{\beta=1}^{(n_{SDT}+1)} C_\beta \{\eta\}_\beta e^{\lambda_\beta x} + \{K\} \quad (23)$$

که در آن:

$$Y_0 = 42.8 \text{ GPa}, \quad \alpha_0 = 0.92 \times 10^{-12} \frac{\text{C}}{\text{N}} \quad (30)$$

در نظر گرفته شده است. استوانه مورد مطالعه مشابه مطالعات پیشین<sup>[14]</sup> تحت بارگذاری حرارتی، الکتریکی و مکانیکی به شرح زیر است:

$$\begin{aligned} r &= r_i, r_o; \quad \sigma_{rr} = 0 \\ r &= r_i, r_o; \quad \phi = 0 \\ r &= r_i; \quad -T + \frac{dT}{dz} = 0 \\ r &= r_o; \quad T + \frac{dT}{dz} = T_0 \end{aligned} \quad (31)$$

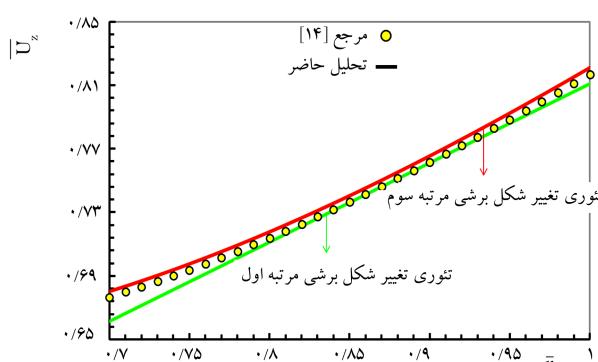
شرایط انتهایی استوانه به صورت مقید فرض شده است. با توجه به فرضیات و شرایط مرزی یاد شده، در اولین گام برای استوانه همگن و ناهمگن نتایج با حل ارائه شده توسط آتاوو و همکاران<sup>[14]</sup> مقایسه شده است. از آنجا که حل ارائه شده در مطالعه پیشین<sup>[14]</sup> مبتنی بر نظریه کشسانی مستوی و در شرایط کرنش صفحه بی بوده و فقط در جهت شعاعی نتایج قابل استخراج است، این مقایسه فقط در جهت شعاعی و برای ثابت ناهمگنی  $l = 2$ ,  $b = 0.1$ ,  $g = 0.01$  و  $s = 0$  ارائه شده است.

در شکل های ۲ تا ۵ حل مبتنی بر نظریه تغییر شکل برشی مرتبه اول و سوم با نظریه کلاسیک<sup>[14]</sup> مقایسه شده است.

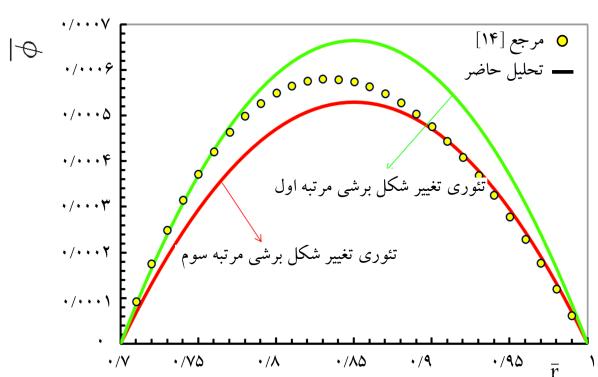
در شکل های ۲ تا ۵ مشاهده شد که استفاده از نظریه تغییر شکل برشی مرتبه ای سوم برای بررسی نتایج ضروری است و این روش دقت قابل قبولی در تمامی مشخصه های رفتار ترمولالکتروالاستیک استوانه جدار ضخیم دارد. شکل ۲ نشان می دهد که جابه جایی شعاعی در نقاط اطراف دو مرز انتهای استوانه تحت تأثیر شرایط مرزی است. در حالی که با فاصله از مرزها، تغییر جابه جایی شعاعی به صورتی است که می توان از نتایج حاصل از نظریه الانستیسیته مستوی برای پیش بینی رفتار استوانه استفاده کرد. در شکل ۳ دقت مناسبی بین حل تحلیلی و روش مورد مطالعه مشاهده نمی شود؛ این موضوع به دلیل تقریب مرتبه دوم برای تابع پتانسیل است. مشتمله ای قابل توجه دیگر عدم ارضای تنش شعاعی در سطوح داخلی و خارجی استوانه است که این موضوع نیز به دلیل تقریب جابه جایی بدون ارضای شرایط مرزی تنش در سطوح داخلی است. برای شناخت بهتر رفتار ترمولالکتروالاستیک استوانه در شکل های ۶ تا ۱۱ مشخصه های مکانیکی و الکتریکی در لایه های مختلف استوانه و در راستای طول آن بررسی شده است.

مشاهده می شود با توجه به اصل سنت ونان در نقاط دور از مرز تمامی مشخصه های استوانه به جز جابه جایی محوری ثابت و مستقل از مکان محوری است. به عبارت دیگر پتانسیل الکتریکی، جابه جایی ها و تنش ها در طول استوانه به غیر از ابتدا و انتهای آن که تحت تأثیر تنش برشی ناشی از مرزهای گیردار هستند، حالتی یکنواخت دارد. در حالی که در اطراف مرزهای انتهایی، غیر یکنواختی تحت اثر تنش برشی مشاهده می شود. بینابین می توان نتایج موجود در وسط استوانه را برای کل طول استوانه در فاصله بین مرزهای گیردار آن معتبر دانست. این موضوع فقط در مورد جابه جایی محوری که مقدار آن در وسط استوانه صفر است و در بقیه نقاط به صورت خطی تغییر می کند، صادق نیست. در شکل های ۱۲ تا ۱۶ تأثیر ثابت ناهمگنی بر لایه های میانی استوانه جدار ثابت بررسی می شود.

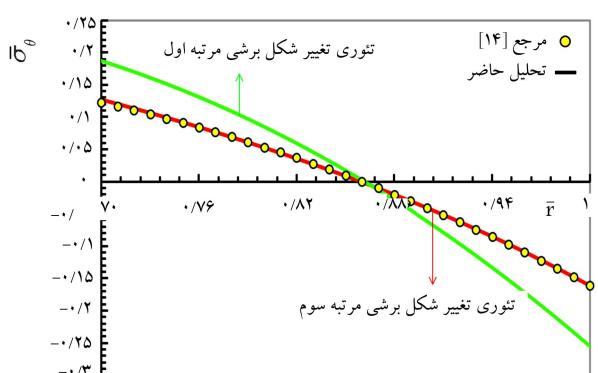
چنان که مشاهده می شود تغییرات ثابت ناهمگنی بر جابه جایی شعاعی و تنش محیطی تأثیر نامحسوسی دارد و در می باشیم که جابه جایی شعاعی به ازای ماده دارای



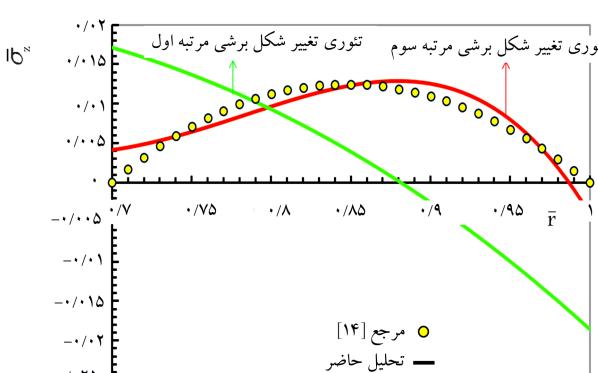
شکل ۲. توزیع جابه جایی شعاعی بی بعد در راستای ضخامت.



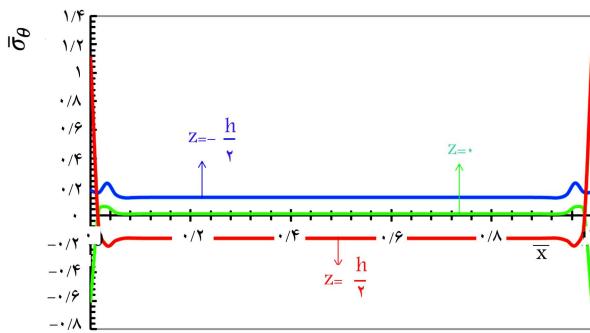
شکل ۳. توزیع پتانسیل الکتریکی بی بعد در راستای ضخامت.



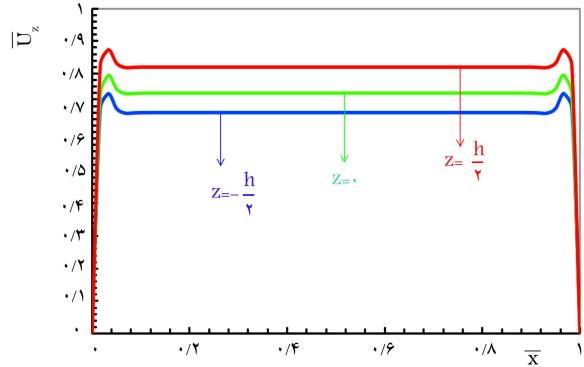
شکل ۴. توزیع تنش محیطی بی بعد در راستای ضخامت.



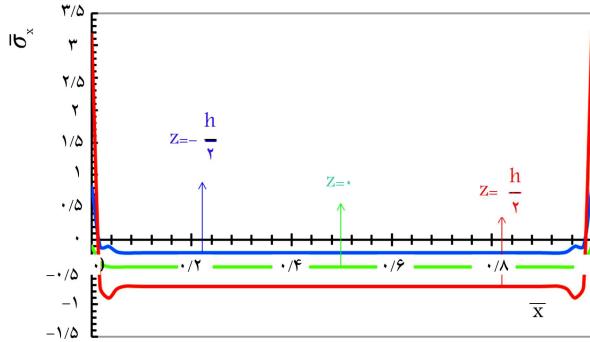
شکل ۵. توزیع تنش شعاعی بی بعد در راستای ضخامت.



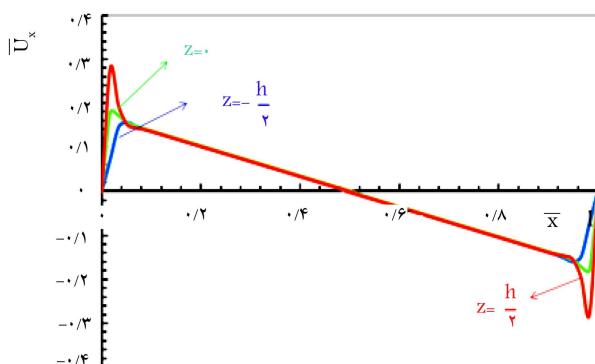
شکل ۱۰. توزیع تنش محیطی بی بعد در لایه‌های مختلف استوانه.



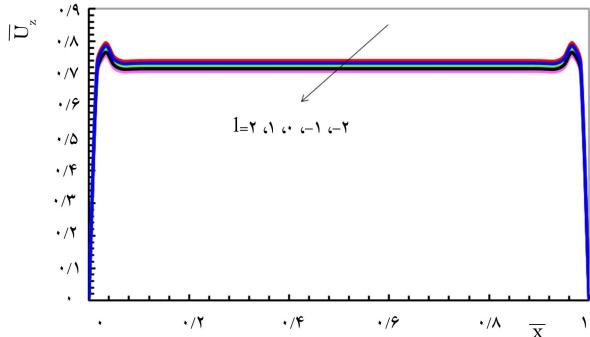
شکل ۶. توزیع جابه‌جایی شعاعی بی بعد در لایه‌های مختلف استوانه.



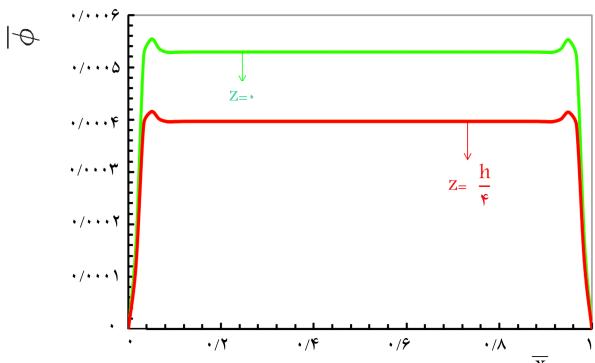
شکل ۱۱. توزیع تنش محوری بی بعد در لایه‌های مختلف استوانه.



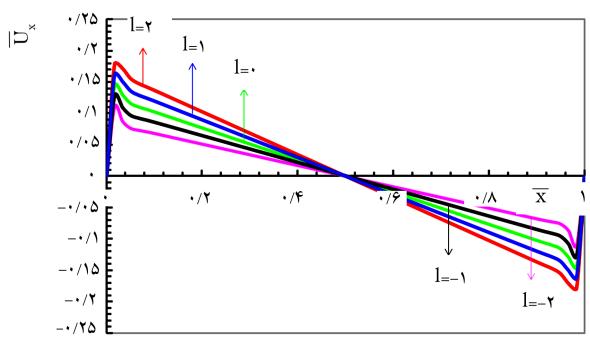
شکل ۷. توزیع جابه‌جایی محوری بی بعد در لایه‌های مختلف استوانه.



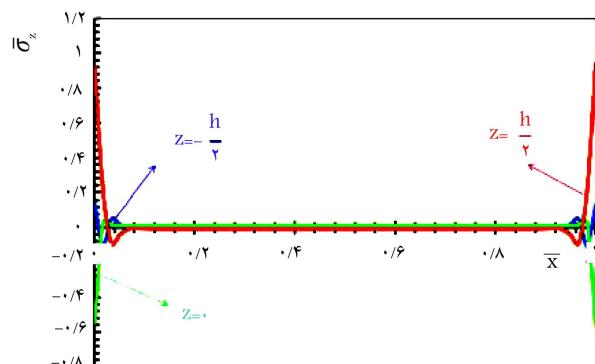
شکل ۱۲. توزیع جابه‌جایی شعاعی بی بعد لایه‌ی میانی استوانه به‌ازای ثابت‌های ناهمگنی مختلف در راستای طول.



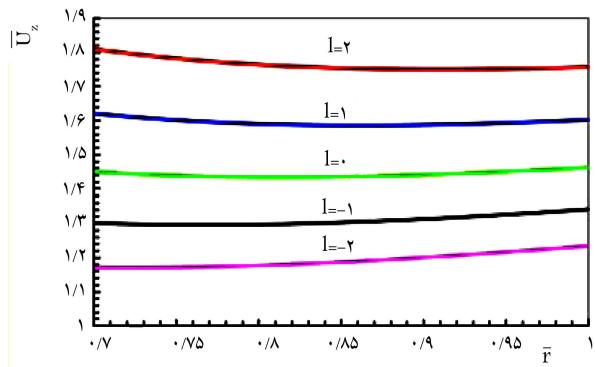
شکل ۸. توزیع پتانسیل الکتریکی بی بعد در لایه‌های مختلف استوانه.



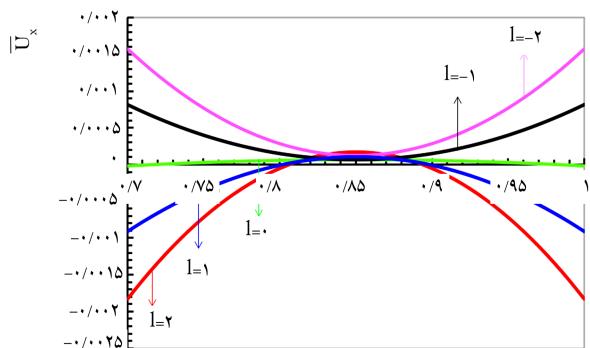
شکل ۱۳. توزیع جابه‌جایی محوری بی بعد لایه‌ی میانی استوانه به‌ازای ثابت‌های ناهمگنی مختلف در راستای طول.



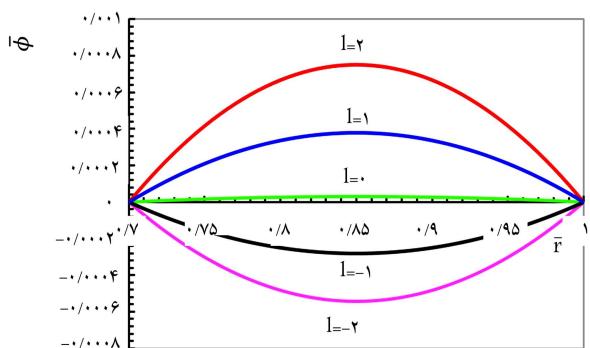
شکل ۹. توزیع تنش شعاعی بی بعد در لایه‌های مختلف استوانه.



شکل ۱۷. توزیع جابه‌جایی محوری بی بعد استوانه به ازای ثابت‌های ناهمگنی مختلف در راستای ضخامت.

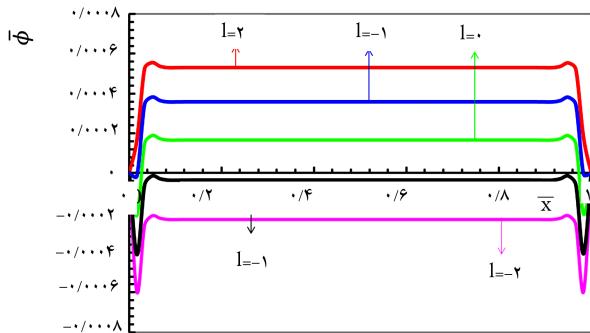


شکل ۱۸. توزیع جابه‌جایی شعاعی بی بعد استوانه به ازای ثابت‌های ناهمگنی مختلف در راستای ضخامت.

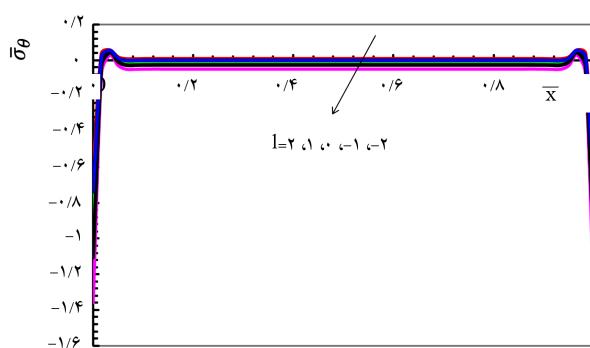


شکل ۱۹. توزیع پتانسیل الکتریکی بی بعد استوانه به ازای ثابت‌های ناهمگنی مختلف در راستای ضخامت.

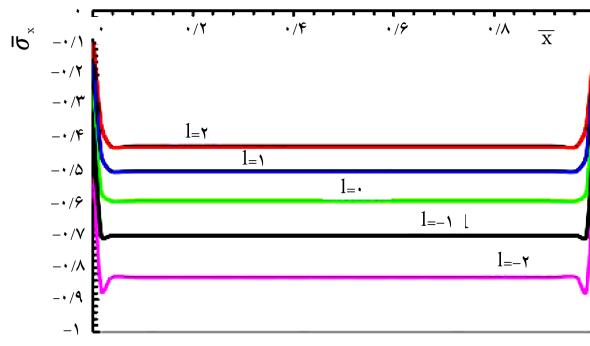
در شکل‌های ۱۷ تا ۲۱ توزیع بی بعد جابه‌جایی‌های شعاعی و محوری، پتانسیل الکتریکی و تنش محیطی و شعاعی به ازای ثابت ناهمگنی مختلف برای استوانه مورد مطالعه، و در وسط استوانه نشان داده شده است. با توجه به شکل ۱۷ استفاده از مواد با ثابت ناهمگنی منفی به دلیل ایجاد جابه‌جایی‌های کمتر در استوانه مطلوب تر است. در شکل ۱۸ ملاحظه می‌شود که برای مقادیر مشتث ناهمگنی جابه‌جایی محوری منفی، و برای مقادیر منفی ثابت ناهمگنی جابه‌جایی محوری مشتث است. این موضوع برای پتانسیل الکتریکی به صورت معکوس در شکل ۱۹ نمایش داده شده است.



شکل ۲۰. توزیع پتانسیل الکتریکی بی بعد لایه‌ی میانی استوانه به ازای ثابت‌های ناهمگنی مختلف در راستای طول.



شکل ۲۱. توزیع تنش محیطی بی بعد لایه‌ی میانی استوانه به ازای ثابت‌های ناهمگنی مختلف در راستای طول.



شکل ۲۲. توزیع تنش محوری بی بعد لایه‌ی میانی استوانه به ازای ثابت‌های ناهمگنی مختلف در راستای طول.

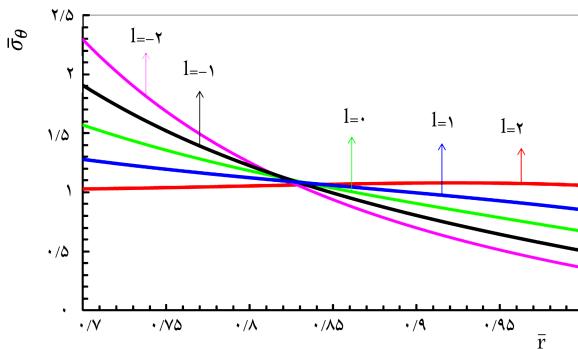
ثابت ناهمگنی منفی، کمتر از ماده‌ی همگن و به ازای مقادیر مشتث ثابت ناهمگنی بیشتر از ماده‌ی همگن است. بنابراین از نظر جابه‌جایی شعاعی استفاده از ماده‌ی با ثابت ناهمگنی منفی به دلیل کمتر بودن مقدار بیشینه‌ی آن مناسب تر است. با افزایش ثابت ناهمگنی تنش محوری و تنش محیطی افزایش می‌یابد و از پتانسیل الکتریکی و جابه‌جایی شعاعی کاسته می‌شود. بنابراین انتخاب ماده‌ی ناهمگن با ثابت ناهمگنی از نقطه‌نظر تنش و پتانسیل الکتریکی نیز توصیه می‌شود. تأثیر ثابت ناهمگنی بر جابه‌جایی محوری واسطه به موقعیت طولی استوانه است. اگرچه رفتار استوانه در مجاورت مرزهای انتهایی متفاوت از بقیه‌ی نقاط است، ولی در این ناحیه تأثیر ثابت ناهمگنی مشابه نواحی دیگر است. همچنین جهت پتانسیل الکتریکی با تغییرات ثابت ناهمگنی تغییر می‌کند.

محیطی تابعی از جنس ماده‌ی ناهمگن است به صورتی که برای همه‌ی مواد ناهمگن با ثابت‌های منفی، لایه‌ی داخلی بحرانی است ولی به‌ازای ثوابت ناهمگنی مشت، با افزایش ثوابت ناهمگنی لایه‌ی بحرانی از لایه‌ی داخلی به سمت خارجی میل می‌کند. در شکل ۲۱ ملاحظه می‌شود که تنش محوری در استوانه با ثابت ناهمگنی منفی در بیشتر لایه‌های شعاعی فشاری بوده است. این موضوع برای استوانه با ثابت ناهمگنی مشت به صورت عکس صادق است.

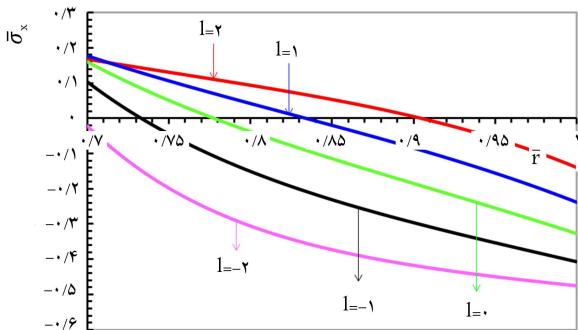
#### ۴. نتیجه‌گیری

در این تحقیق یک استوانه‌ی هدفمند و هوشمند ساخته شده از مواد مدرج تابعی تحت میدان‌های الکتریکی، مکانیکی و حرارتی مورد تحلیل قرار گرفت. تغییرات خواص به صورت غیرخطی و تابع توانی در راستای شعاع فرض شد. معادلات تعادل مکانیکی به روش انرژی به دست آمد و برای یافتن معادلات تعادل الکتریکی از معادلات ماکسول و قانون گاووس استفاده شد. برای به دست آوردن توزیع دما از معادله‌ی انتقال حرارت هداوی فوریه در مختصات استوانه‌ی بهره‌گرفته شد. دستگاه معادلات حاکم بر پوسته‌های چدار ضخیم در حالت عمومی و با استفاده از نظریه‌ی مرتبه‌ی بالا تغییر شکل برشی استخراج شد. برای ارزیابی تحلیل‌ها، نتایج حاصله با تایپ تحقیقات مشابه<sup>[۱۲]</sup> برای استوانه‌ی نمونه مقایسه، و نتایج به دست آمده اعتبارسنجی شد. با استفاده از فعالیت‌های انجام شده در این تحقیق در مجموع می‌توان نتیجه‌گرفت:

- فرمول بنده ارائه شده برای تمامی مرتبه‌های نظریه‌ی تغییر شکل برشی در استوانه‌ی چدار ضخیم تحت بارگذاری مکانیکی، حرارتی و الکتریکی قابل استفاده است.
- برای تحلیل رفتار استوانه‌ی هوشمند چدار ضخیم ساخته شده از مواد مدرج تابعی، استفاده از نظریه‌ی تغییر شکل مرتبه‌ی بالا ضروری است.
- در نقاط دور از مرزهای انتهایی استوانه، تمامی مشخصه‌های استوانه به‌جز جایه‌جایی محوری ثابت و مستقل از مکان محوری است.
- استفاده از مواد ناهمگن سبب ایجاد خواص مطلوب در سازه‌ها می‌شود.
- به‌ازای ثابت‌های ناهمگنی مشت یا منفی، تنش محیطی در یک نیمه‌ی چداره‌ی استوانه کاهش، و در نیمه‌ی دیگر چداره افزایش می‌یابد.
- از نظر تنش محیطی (تشن بیشینه در استوانه) استفاده از ماده‌ی ناهمگن با ثابت ناهمگنی مشت به دلیل کم‌تر بودن بازه‌ی تغییرات تنش در جسم و کم‌تر بودن مقدار بیشینه‌ی آن مطلوب‌تر است. مشاهده می‌شود که لایه‌ی بحرانی از نظر تنش



شکل ۲۰. توزیع تنش محیطی بی بعد استوانه به‌ازای ثابت‌های ناهمگنی مختلف در راستای ضخامت.



شکل ۲۱. توزیع تنش محوری بی بعد استوانه به‌ازای ثابت‌های ناهمگنی مختلف در راستای ضخامت.

در شکل ۲۰ مشاهده می‌شود تنش محیطی در نیمه‌ی داخلی چداره برای ثوابت ناهمگن منفی، بیشتر از ماده‌ی همگن و در نیمه‌ی خارجی کم‌تر از ماده‌ی همگن است؛ به‌عکس، برای ثوابت ناهمگنی مشت در نیمه‌ی داخلی کم‌تر و در نیمه‌ی خارجی بیشتر از ماده‌ی همگن است. در محدوده‌ی مشخص اطراف لایه‌ی میانی رفتار ماده‌ی ناهمگن مشابه رفتار ماده‌ی همگن است که این محدوده بیشتر به سمت لایه‌ی میانی میل می‌کند. با توجه به این نکته که تنش‌های محیطی برای استوانه‌ی مورد مطالعه، تشن‌های بیشینه در جسم است، از نظر تنش استفاده از ماده با ثابت ناهمگنی مشت به دلیل کم‌تر بودن بازه تغییرات تنش در جسم و کم‌تر بودن مقدار بیشینه‌ی آن مطلوب‌تر است. مشاهده می‌شود که لایه‌ی بحرانی از نظر تنش

#### پانوشت‌ها

1. functionally graded materials
2. smart materials
3. Piezoelectric materials
4. sensors
5. actuators
6. elasto electric
7. Plane elasticity theory
8. Hygro thermo elastic
9. multi-layer method (MLM)
10. thermo magneto elastic
11. Maxwell equations

#### (References)

1. Cady, W.G., *Piezoelectricity: An Introduction to the Theory and Application of Electromechanical Phenomena in Crystals*, McGraw-Hill, 806 p. (1946).
2. Crawley, E.F. and De Luis, J.X. "Use of piezoelectric actuators as elements of intelligent structures", *AIAA J.*, **25**(10), pp. 1373-1385 (1946).
3. Hwang, W.S. and Park, H.C. "Finite element modeling of piezoelectric sensors and actuators", *AZAA J.*, **31**, pp. 930-937 (1993).
4. Chen, C.Q., Shen, Y.P. and Wang, X.M. "Exact solution

- of orthotropic cylindrical shell with piezoelectric layers under cylindrical bending”, *Int. J. Solid. Struct.*, **33**(30), pp. 4481-4494 (1996).
5. Kapuria, S., Sengupta, S. and Dumir, P.C. “Three-dimensional solution for simply-supported piezoelectric cylindrical shell for axisymmetric load”, *Comp. Math. Appl. Mech. Eng.*, **140**(1), pp. 139-155 (1997).
  6. Rajapakse, R.K.N.D. and Zhou, Y. “Stress analysis of piezoceramic cylinders”, *Smart Math. Struct.*, **6**(2), pp. 161-169 (1997).
  7. Weiqiu, C. and Haojiang, D. “Exact static analysis of a rotating piezoelectric spherical shell”, *Acta Mech.*, **14**(3), pp. 257-265 (1998).
  8. Chen, W.Q., Ding, H.J. and Liang, J. “The exact elastoelectric field of a rotating piezoceramic spherical shell with a functionally graded property”, *Int. J. Solid. Struct.*, **38**(38), pp. 7015-7027 (2001).
  9. Wu, X.H., Chen, C., Shen, Y.P. and Tian, X.G. “A high order theory for functionally graded piezoelectric shells”, *Int. J. Solid. Struct.*, **39**(20), pp. 5325-5344 (2002).
  10. Wu, X.H., Shen, Y.P. and Chen, C. “An exact solution for functionally graded piezothermoelastic cylindrical shell as sensors or actuators”, *Mat. Let.*, **57**(22), pp. 3532-3542 (2003).
  11. Galic, D. and Horgan, C.O. “The stress response of radially polarized rotating piezoelectric cylinders”, *J. Appl. Mech.*, **70**(3), pp. 426-435 (2003).
  12. Wu, C.P. and Syu, Y.S. “Exact solutions of functionally graded piezoelectric shells under cylindrical bending”, *Int. J. Solid. Struct.*, **44**(20), pp. 6450-6472 (2007).
  13. Ootao, Y. “Transient thermoelastic and piezothermoelastic problems of functionally graded materials”, *J. Therm. Stress.*, **32**, pp. 656-697 (2009).
  14. Ootao, Y., Akai, T. and Tanigawa, Y. “Transient piezothermoelastic analysis for a functionally graded thermopiezoelectric hollow cylinder”, *J. Therm. Stress.*, **31**, pp. 935-955 (2008).
  15. Sheng, G.G. and Wang, X. “Thermoelastic vibration and buckling analysis of functionally graded piezoelectric cylindrical shells”, *Appl. Math. Model.*, **34**(9), pp. 2630-2643 (2010).
  16. Zenkour, A.M. “Piezoelectric behavior of an inhomogeneous hollow cylinder with thermal gradient”, *Int. J. Thermophysics*, **33**(7), pp. 1288-1301 (2012).
  17. Alibeigloo, A. “Thermoelastic solution for static deformations of functionally graded cylindrical shell bonded to thin piezoelectric layers”, *Compos. Struct.*, **93**(2), pp. 961-972 (2011).
  18. Ghorbanpour, A., Loghman, A., Abdollahitaheri, A. and Atabakhshian, V. “Electrothermomechanical behavior of a radially polarized rotating functionally graded piezoelectric cylinder”, *J. Mech. Mat. Struct.*, **6**(6), pp. 869-882 (2011).
  19. Malekzadeh, P., Heydarpour, Y., Haghghi, M.G. and Vaghefi, M. “Transient response of rotating laminated functionally graded cylindrical shells in thermal environment”, *Int. J. Press. Vessel. Pip.*, **98**, pp. 43-56 (2012).
  20. Fesharaki, J.J., Fesharaki, V.J., Yazdipoor, M. and Razavian, B. “Two-dimensional solution for electro-mechanical behavior of functionally graded piezoelectric hollow cylinder”, *Appl. Math. Model.*, **36**(11), pp. 5521-5533 (2012).
  21. Rahimi, G.H., Arefi, M. and Khoshgoftar, M.J. “Electro elastic analysis of a pressurized thick-walled functionally graded piezoelectric cylinder using the first order shear deformation theory and energy method”, *Mech.*, **18**(3), pp. 292-300 (2012).
  22. Dai, H.L., Dai, T. and Zheng, H.Y. “Stresses distributions in a rotating functionally graded piezoelectric hollow cylinder”, *Meccanica*, **47**(2), pp. 423-436 (2012).
  23. Alashti, R.A. and Khorsand, M. “Three-dimensional nonlinear thermo-elastic analysis of functionally graded cylindrical shells with piezoelectric layers by differential quadrature method”, *Acta Mech.*, **223**(12), pp. 2565-2590 (2012).
  24. Malekzadeh, P. and Heydarpour, Y. “Free vibration analysis of rotating functionally graded cylindrical shells in thermal environment”, *Compos. Struct.*, **94**(9), pp. 2971-2981 (2012).
  25. Malekzadeh, P. and Heydarpour, Y. “Response of functionally graded cylindrical shells under moving thermo-mechanical loads”, *Thin-Walled Struct.*, **58**, pp. 51-66 (2012).
  26. Zenkour, A.M. “Hygrothermoelastic responses of inhomogeneous piezoelectric and exponentially graded cylinders”, *Int. J. Press. Vessel. Pip.*, **119**, pp. 8-18 (2014).
  27. Nejad, M.Z., Jabbari, M. and Ghannad, M. “Elastic analysis of axially functionally graded rotating thick cylinder with variable thickness under non-uniform arbitrarily pressure loading”, *Int. J. Eng. Sci.*, **89**, pp. 86-99 (2015).
  28. Nejad, M.Z., Jabbari, M. and Ghannad, M. “Elastic analysis of rotating thick cylindrical pressure vessels under non-uniform pressure: Linear and non-linear thickness”, *Period. Poly. Eng. Mech. Eng.*, **59**(2), pp. 65-73 (2015).
  29. Nejad, M.Z., Jabbari, M. and Ghannad, M. “A semi-analytical solution for elastic analysis of rotating thick cylindrical shells with variable thickness using disk form multilayers”, *Sci. World J.*, **2014**, pp. 1-10 (2014).
  30. Nejad, M.Z., Jabbari, M. and Ghannad, M. “A semi-analytical solution of thick truncated cones using matched asymptotic method and disk form multilayers”, *Arch. Mech. Eng.*, **61**(3), pp. 495-513 (2014).
  31. Nejad, M.Z., Jabbari, M. and Ghannad, M. “Elastic analysis of rotating thick truncated conical shells subjected to uniform pressure using disk form multilayers”, *ISRN Mech. Eng.*, **2014**, pp. 1-10 (2014).
  32. Nejad, M.Z., Jabbari, M. and Ghannad, M. “Elastic analysis of FGM rotating thick truncated conical shells with axially-varying properties under non-uniform pressure loading”, *Compos. Struct.*, **122**, pp. 561-569 (2015).
  33. Arzhangpey, A., Ansari, R. and Darvizeh, M. “Axial buckling analysis of FGm cylindrical flugge shells using the MLPG method”, *Sharif J. Mech. Eng.*, **30-3**(1), pp. 11-17 (2014).

34. Dai, H.L. and Jiang, H.J. "Magnetothermoelastic bending analysis of a functionally graded material cylindrical shell", *Mech. Adv. Mat. Struct.*, **22**(4), pp. 281-289 (2015).
35. Atrian, A., Fesharaki, J.J. and Nourbakhsh, S.H. "Thermo-electromechanical behavior of functionally graded piezoelectric hollow cylinder under non-axisymmetric loads", *Appl. Math. Mech.*, **36**(7), pp. 939-954 (2015).
36. Jabbari, M. and Aghdam, M.B. "Asymmetric thermal stresses of hollow fgm cylinders with piezoelectric internal and external layers", *J. Solid Mech.*, **7**(3), pp. 327-343 (2015).
37. Hemati, M.R. and Tehrani, M.S. "Investigating maximum allowed angular velocity of a rotating hollow FGM cylinder, considering variable density and yield stress", *Sharif J. Mech. Eng.*, **30-3**(2.2), pp. 57-65 (2015).
38. Nejad, M.Z., Jabbari, M. and Ghannad, M. "A general disk form formulation for thermo-elastic analysis of functionally graded thick shells of revolution with arbitrary curvature and variable thickness", *Acta Mech.*, **228**(1), pp. 215-231 (2016).
39. Jabbari, M., Nejad, M.Z. and Ghannad, M. "Thermo-elastic analysis of axially functionally graded rotating thick cylindrical pressure vessels with variable thickness under mechanical loading", *Int. J. Eng. Sci.*, **96**, pp. 1-18 (2015).
40. Jabbari, M., Nejad, M.Z. and Ghannad, M. "Thermo-elastic analysis of axially functionally graded rotating thick truncated conical shells with varying thickness", *Compos. Part B: Eng.*, **96**, pp. 20-34 (2016).
41. Dehghan, M., Nejad, M.Z. and Moosaie, A. "Thermo-electro-elastic analysis of functionally graded piezoelectric shells of revolution: Governing equations and solutions for some simple cases", *Int. J. Eng. Sci.*, **104**, pp. 34-61 (2016).
42. Fernandes, A. and Pouget, J. "Structural response of composite plates equipped with piezoelectric actuators", *Comput. Struct.*, **84**(22), pp. 1459-1470 (2006).
43. Vel, S.S. and Baillargeon, B.P. "Analysis of static deformation, vibration and active damping of cylindrical composite shells with piezoelectric shear actuators", *ASME J. Vib. Acous.*, **127**, pp. 395-407 (2005).

## پیوست

ضرایب دستگاه معادلات دیفرانسیل:

$$\begin{aligned}
 & + \frac{e_{11}^*}{(R+h/\gamma)^l} \left( j z^{j-1} (R+z)^l \right) (R+z) dz \\
 i = & \gamma n_{SDT} + 1 \\
 I_{ij} = & \int_{-\frac{h}{\gamma}}^{\frac{h}{\gamma}} \left( C_{11}^* \frac{(R+z)^{l+1}}{(R+h/\gamma)^l} z^{i+j} \frac{d}{dx} \right. \\
 & \left. - ij C_{12}^* \frac{(R+z)^{l+1}}{(R+h/\gamma)^l} z^{i+j-1} \right) dz, \quad 0 \leq i \leq n_{SDT} \\
 I_{ij} = & \int_{-\frac{h}{\gamma}}^{\frac{h}{\gamma}} \left( \frac{C_{11}^* (R+z)^l z^{i+j-n_{SDT}-1}}{(R+h/\gamma)^l} \frac{d}{dx} \right. \\
 & \left. + \left( (\gamma + n_{SDT} - i) C_{11}^* (R+z)^{l+1} z^{i-n_{SDT}+j-1} \right) \frac{d}{dx} \right) dz \\
 n_{SDT} < i \leq & \gamma n_{SDT} \\
 I_{ij} = & \int_{-\frac{h}{\gamma}}^{\frac{h}{\gamma}} \left( (l+1) e_{11}^* \frac{(R+z)^{l-1}}{(R+h/\gamma)^l} z^j \frac{d}{dx} \right. \\
 & \left. + j e_{11}^* \frac{(R+z)^l}{(R+h/\gamma)^l} z^{j-1} \frac{d}{dx} \right) (R+z) dz, \quad i = \gamma n_{SDT} + 1 \\
 J_i = & \int_{-\frac{h}{\gamma}}^{\frac{h}{\gamma}} \left( -i e_{12}^* \frac{(R+z)^{l+1}}{(R+h/\gamma)^l} \Omega z^{i-1} \frac{d}{dx} \right) \quad 0 \leq i \leq n_{SDT} \\
 J_i = & \int_{-\frac{h}{\gamma}}^{\frac{h}{\gamma}} \left( e_{12}^* \frac{(R+z)^{l+1}}{(R+h/\gamma)^l} \Omega z^{i-n_{SDT}-1} \frac{d}{dx} \right)
 \end{aligned}$$

$$\begin{aligned}
 L_{ij} = & \int_{-\frac{h}{\gamma}}^{\frac{h}{\gamma}} \left( -i C_{12}^* z^{i+j-1} \frac{(R+z)^{l+1}}{(R+h/\gamma)^l} \frac{d}{dx} \right) dz, \quad 0 \leq i \leq n_{SDT} \\
 L_{ij} = & \int_{-\frac{h}{\gamma}}^{\frac{h}{\gamma}} \left( C_{12}^* \frac{(R+z)^{l+1}}{(R+h/\gamma)^l} z^{i+j-n_{SDT}-1} \frac{d}{dx} \right. \\
 & \left. - (i - n_{SDT} - 1) j C_{11}^* \frac{(R+z)^{l+1}}{(R+h/\gamma)^l} z^{i-n_{SDT}+j-1} \right. \\
 & \left. - (i + j - n_{SDT} - 1) C_{11}^* \frac{(R+z)^{l+1}}{(R+h/\gamma)^l} z^{j+i-n_{SDT}-1} \right. \\
 & \left. - C_{11}^* \frac{(R+z)^{l-1}}{(R+h/\gamma)^l} z^{i+j-n_{SDT}-1} \right) dz, \quad n_{SDT} < i \leq \gamma n_{SDT} \\
 L_{ij} = & \int_{-\frac{h}{\gamma}}^{\frac{h}{\gamma}} \left( e_{12}^* \frac{(R+z)^l}{(R+h/\gamma)^l} z^j \frac{d}{dx} \right. \\
 & \left. + \frac{e_{11}^* j}{(R+h/\gamma)^l} (l+1) z^{j-1} (R+z)^{l-1} \right. \\
 & \left. + \frac{e_{11}^* j}{(R+h/\gamma)^l} (j-1) z^{j-1} (R+z)^l \right. \\
 & \left. + \frac{e_{11}^*}{(R+h/\gamma)^l} l z^j (R+z)^{l-1} \right)
 \end{aligned}$$

$$F_i = \int_{-\frac{h}{\gamma}}^{\frac{h}{\gamma}} \left( - \left( \beta_r + (i - n_{SDT} - 1) \beta_v \right) \frac{(R+z)^{l+b}}{(R+h/\gamma)^{l+b}} T \right) dz \\ - \rho^* \omega^\gamma \int_{-\frac{h}{\gamma}}^{\frac{h}{\gamma}} \frac{(R+z)^{g+\gamma}}{(R+h/\gamma)^g} z^{i-n_{SDT}-1} dz \\ - P \left( R - \frac{h}{\gamma} \right) \left( -\frac{h}{\gamma} \right)^{i-n_{SDT}-1} \quad n_{SDT} < i \leq \gamma n_{SDT}$$

$$F_i = \int_{-\frac{h}{\gamma}}^{\frac{h}{\gamma}} \left( -p^*(b+l+1) \frac{(R+z)^{b+l-1}}{(R+h/\gamma)^{b+l}} T \right. \\ \left. - p^* \frac{(R+z)^{b+l}}{(R+h/\gamma)^{b+l}} \frac{dT}{dz} \right) (R+z) dz \quad i = \gamma n_{SDT} + 1$$

$$- e_r^* \frac{(R+z)^{l+1}}{(R+h/\gamma)^l} \frac{d\Omega}{dz} z^{i-n_{SDT}-1} \\ - (i - n_{SDT} - 1) e_v^* \frac{(R+z)^{l+1}}{(R+h/\gamma)^l} \frac{d\Omega}{dz} z^{i-n_{SDT}-1} \Biggr) dz$$

$$n_{SDT} < i \leq \gamma n_{SDT}$$

$$J_i = \int_{-\frac{h}{\gamma}}^{\frac{h}{\gamma}} \left( - \frac{\xi_{rr}^* (R+z)^l}{(R+h/\gamma)^l} \left( \frac{(l+1)}{(R+z)} \frac{d\Omega}{dz} + \frac{d\gamma \Omega}{dz^\gamma} \right) \right. \\ \left. - \xi_{r\gamma}^* \frac{(R+z)^{l+1}}{(R+h/\gamma)^l} \Omega \frac{d\gamma}{dx^\gamma} \right) (R+z) dz, \quad i = \gamma n_{SDT} + 1$$

$$F_i = 0 \quad 0 \leq i \leq n_{SDT}$$