

ماهنامه علمى پژوهشى

مهندسی مکانیک مدرس





بهینه سازی ویبروآ کوستیک ورق تقویت شده در تماس با آب

مهدی دادخواه 1 ، عبدالرضا کبیری عطاآبادی 2 ، سعید ضیایی راد **

- 1- دانشجوی دکتری، مهندسی دریا، دانشگاه صنعتی مالک اشتر، شاهین شهر
 - 2- استادیار، مکانیک جامدات، دانشگاه صنعتی مالک اشتر، شاهین شهر
 - 3- استاد، مكانيك جامدات، دانشگاه صنعتى اصفهان، اصفهان
 - * اصفهان، صندوق پستى 8415683111 szrad@cc.iut.ac.ir

چکیده

اطلاعات مقاله

با توجه به اهمیت بررسی و کنترل پاسخ آکوستیکی سازههای مرتعش در تماس با آب در این تحقیق هدف، بهینهسازی توان آکوستیکی منتشر شده از یک ورق مربعی تقویت شده تحت تحریک هارمونیک با جرم متمرکز و نیز جرم و فنر (جاذب دینامیکی) به شکل اندرکنش کامل میباشد. در این راستا در ابتدا برای لحاظ نمودن اثر متقابل سازه و سیال، تاثیر سیال به شکل ماتریس جرم افزوده مختلط و اصلاح ماتریس جرم سازه حاصل از اجزا محدود در نظر گرفته شده است. محاسبه ماتریس اصلاحی جرم به روشهای انتگرال ریلی و نیز المان مرزی صورت گرفته است. با استفاده از نتایج حاصل از حل عددی معادلات اصلاح شده سیستم، پارامترهای آکوستیکی نظیر فشار آکوستیک در نقطه دلخواه و نیز توان صوتی انتشاری از سازه محاسبه گردیده است. مقایسه نتایج حاصله از این دو روش با نتایج حاصل از شبیه سازی اجزاء محدود و دیگر نتایج در دسترس، نشان از صحت، دقت و سرعت مناسب روش مذکور دارد. از آن جا که فرایند بهینه سازی فارغ از روش استفاده شده، شامل چندین برآورد از تابع هدف در فضای متغیرهای طراحی می باشد، برای کاهش مرتبه از روش ماتریس مودال ناقص استفاده و کارائی آن بررسی شده است. در ادامه، بهینه سازی به روش ژنتیک در سه حالت "جرم متمرکز"، "جاذب دینامیکی" و "ترکیبی از جرم متمرکز و جاذب" برای تابع هدف مناسب انجام شده است که در هر سه حالت به ویژه حالتهای دوم و سوم به کاهش قابل توجهی در تابع هدف منجر شده است.

مقاله پژوهشی کامل
دریافت: 27 اسفند 1393
پذیرش: 29 خرداد 1394
ارائه در سایت: 13 تیر 1394
کلید واژگان:
ویبروآکوستیک
مهینه سازی
معادلات جفت شده
کاهش مرتبه
الگوریتم ژنتیک

Vibro-acoustic optimization of submerged stiffened plate

Mehdi Dadkhah¹, Abdulreza Kabiri Ataabadi¹, Saeed Ziaei-Rad^{2*}

- 1- Department of Marine Engineering, Malek-Ashtar University of Technology, Shahin-shahr, Iran
- 2- Department of Mechanical Engineering, Isfahan University of Technology, Isfahan, Iran
- * P.O.B.8415683111, Isfahan, Iran. szrad@cc.iut.ac.ir

ARTICLE INFORMATION

ABSTRACT

Original Research Paper Received 18 March 2015 Accepted 19 June 2015 Available Online 04 July 2015

Keywords: Vibro-acoustic Optimization Coupled equations Order reduction Genetic Algorithm

Due to the importance of acoustic response control of submerged vibrating structures, in this study, the optimization of acoustic power radiation from a square stiffened plate under harmonic loading was investigated. Since one face of the plate is in contact with water, a fully coupled analysis was used. The effect of fluid in the analysis was considered via added mass matrix. The added mass matrix was obtained based on both Rayleigh integral and the boundary element approaches. The obtained added mass matrix was then added to the mass matrix of the structure calculated from the finite element discretization of plate. Several variables such as acoustic pressure at specific points and also radiated power were calculated. Results show good agreement between obtained results from the Rayleigh integral and the boundary element. To reduce the radiation power, dynamic absorbers in the form of lumped mass and mass-springs in specific locations on the plate surface were considered. Because optimization procedure requires several evaluations of cost function in the design variable space, model reduction can save a great amount of computational effort. Therefore, the truncated modal matrix was employed and its effectiveness and precision on the obtained results were studied. Finally, Genetic Algorithm (GA) was used for minimizing the appropriate goal function in three case studies: concentrated mass on cross-points, dynamic absorbers on cross-points and combination of two former cases. All the studied cases resulted in significant reduction in the goal function index.

تخریب را برای این سازهها غیرممکن میسازد. چنین شرایطی ایجاب می کند که تا حد امکان شناور توسط دشمن شناسایی نگردد و با اختفای کامل به انجام عملیاتهای شناسایی و تهاجمی بپردازد. امواج الکترومغناطیس و راداری در آب برخلاف محیط هوا برد چندانی ندارند و عامل مهمی در کشف

1- مقدمه

امروزه در عرصه جنگ دریایی و بهویژه در مورد شناورهای زیرسطحی، اختفاء و استتار عاملی بسیار حیاتی به شمار می رود؛ زیرا سرعت کم زیردریاییها و قابلیت مانور کم آنها در مقایسه با سلاحهای هوشمند امروزی عملاً گریز از

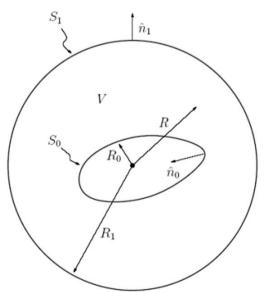
شناورها محسوب نمی شوند ولی در مقابل، مهمترین عامل شناسایی در زیر آب، امواج صوتی میباشد؛ چرا که این امواج بهراحتی در آب منتشر میشود؛ بنابراین کاهش نویز انتشاری شناورها یک ضروت است. با کاهش وزن سازهها، نگرانیهای مربوط به تولید نویز و ارتعاش نزد محققین بیشتر شده است. اهمیت کاهش ارتعاشات سازهای از آن جهت است که کاهش ارتعاشات مستقیماً کاهش نویز سازهای را به همراه دارد.

نکته کلیدی در شبیه سازی نویز انتشاری از سازههای مغروق یا در تماس با آب، جفت بودن معادلات 1 میباشد؛ به این ترتیب که نیروی متناسب با شتاب سیال و نیز استهلاک ناشی از تابش امواج آکوستیک در معادلات سازه به عنوان نیروی خارجی ظاهر شده و متقابلاً مرز متحرک سازه به عنوان یک شرط مرزی، فشار آکوستیکی سیال را تحت تأثیر قرار می دهد. در مسائل ویبروآکوستیک خارجی در سیال بی نهایت، سازه توسط سیال پیرامون، احاطه شده است و اندر کنش در سطح بیرونی سازه اتفاق می افتد (شکل 1). تفاوت عمده این مسائل با مسائل آکوستیک داخلی، شرطهای مرزی سیال دور از سازه می باشد که معمولاً به صورت جذب کامل موج در سطح مجازی میباشد.

2- مروری کوتاه بر فعالیتهای انجام شده

اولین فعالیتها در زمینه بهینهسازی عددی آکوستیکی به پژوهشهای الهف [1] بین سال های 1974 تا 1976برمی گردد. یانگ و همکاران [2] در سال 1986 بهینهسازی جدیدی مبتنی بر روش المانمرزی برای طراحی محفظههای آکوستیکی پیشنهاد نمودند. همچنین ناگایا و لی [3] در سال 1997 با پارامتر موقعیت جاذبهای دینامیکی، نویز انتشاری یک ورق تخت را بهینه نمودند و توانستند تطابق خوبی بین نتایج آزمایش و شبیه سازی به وجود آورند.

از معدود تحقیقاتی که اندرکنش کامل را در نظر گرفته اند می توان به کار کریستنسن و الهف [4] در سال 1998 اشاره نمود. آنان در ابتدا منحنی مطلوبی را برای الگوی جهتی 5 انتشار امواج صوتی از دیافراگم یک بلندگو در نظر گرفته و سپس مربع انحرافات از این منحنی را کمینه کردند. کار آنها در یک و نیز 5 فرکانس انجام شده است. در نظر گرفتن اندرکنش کامل سیال سازه در تحلیل آنها به جهت سبکی نسبی سازه (دیافراگم) بوده است. ارزش عملی این کار به جز در بحث طراحی بلندگوهای صوتی می تواند در الگوی انتشار صوت از شناورهایی نظیر زیردریایی حائز اهمیت باشد.



شكل 1 شماتيك مسئله آكوستيك خارجي [1]

جاگ [5] در سال 2002 معیارهای توان صوتی و تعریف خاصی از نرمی دینامیکی را با هم مقایسه نمود. این کار به منظور فرار از حل معادلات آکوستیک انجام شده و در آنالیز حساسیت آن سادگی و کارایی بیشتری به چشم می خورد. ژیائو لانگ و همکاران [6] در سال 2004 بهینهسازی ابعاد تقویتها را برای یک ورق تقویت شده به کمک الگوریتم ژنتیک انجام دادند و توان کل انتشاری را در تحریک باند عریض، بهینه نمودند. هازارد [7] در سال 2006 در رساله دکتری خود بهینهسازی لایههای استهلاکی مقید 4 (شامل محل و ضخامت) را برای یک ورق مستطیلی با دو نوع شرایط مرزی انجام داده است و دو تابع هدف بیشینه استهلاک مودال و کمینه نویز آکوستیکی را مدنظر قرار داده و از مفاهیمی چون مودهای تابشی مستقل 5 و مودهای غالب استفاده کرده است. وی در دورنمای فعالیت ها، بحث تحلیل اندر کنش کامل را پیشنهاد کرده است.

همچنین هو و همکاران [8] در سال 2012 برای مدل ساده خود از روش گسسته سازی مودهای فرضی و رابطه لاگرانژ استفاده و نویز انتشاری را با مقادیر بهینه ضخامت، مدول برشی و موقعیت لایه های استهلاکی کمینه نمودند. برای بهینه سازی از الگوریتم ژنتیک استفاده شده و مدل آن ها نیز اندر کنش کامل را در نظر نگرفته است.

کیکیانگ و همکاران [9] در سال 2012 بهینهسازی پوسته استوانهای تقویت شده را با معیار بهبود پاسخ سازه با روشهای المان محدود و المان مرزی انجام دادند. این بهینهسازی در محدوده فرکانس پایین انجام گردیده و از جرمهای متمرکز روی تقویتها استفاده شده است. توان و بازدهی انتشار مودال به عنوان تابع هدف مد نظر قرار گرفته و اندازه و موقعیت جرمها بهینه شده است. نتایج، حاکی از آن است که اضافه شدن جرم مناسب در نواحی نزدیک محل تحریک، کمک زیادی به کاهش نویز انتشاری در مود اصلی مینماید.

رنجبر و ماربرگ [10] در سال 2013 یک روش تقریب تحلیلی تابع هدف (سطح توان صوتی منتشره) مبتنی بر آلگوریتم شبکه عصبی ابداع و آن را برای یک ورق مستطیلی اجرا کردند. آنها نشان دادند حجم محاسبات با این روش، کاهش قابل ملاحظهای داشته اما تنظیم پارامترهای این تخمین گر، خود چالشی جدید است. رنجبر همچنین پژوهشهای مشابه دیگری به روشهای جستجوی تصادفی، آنیلینگ، تابو و داشته است.

در جمع بندی روشهای بهینه سازی باید گفت از میان روشهای محلی، روشهایی چون جهات محتمل و توالی درجه دو 7 و از میان روشهای سراسری که منجر به نقطه بهینه سراسری می شوند روشهای آنیلینگ، ژنتیک و سطح پاسخ [11] بیشترین استفاده را داشته اند.

همچنین در پژوهشهای انجام شده، گستره وسیعی از پارامترهای طراحی اعم از سازهای، استهلاک ماده، جرم اضافه شونده و پارامترهای دیگری همچون شرایط مرزی سازه، نحوه تحریک، تک فرکانس یا چند فرکانس بودن تحریکات و ... مورد توجه و بررسی گسترده قرار گرفته است.

در مقاله حاضر ابتدا به معادلات حاصل از اجزا محدود در شکل هارمونیک اشاره شده و سپس معادلات فشار آکوستیک سیال توام با معادلات قید سیال - سازه از دو روش انتگرال ریلی و المان مرزی و نیز نحوه محاسبه پارامترهای آکوستیکی از پاسخ سازهای ارائه شده است. در ادامه، توضیح

¹⁻ Coupled equations

²⁻ Sommerfeld Boundary Condition

³⁻ Pattern

⁴⁻ Constrained Layer Damping(CLD)

⁵⁻ Independent radiation modes

⁶⁻ Feasible directions

⁷⁻ Sequential Quadratic Programming (SQP)

⁸⁻ Response Surface Method (RSM)

مختصری در ارتباط با کاهش مرتبه و روش مورد استفاده (الگوریتم ژنتیک) ارائه شده است. در پایان، روابط ارائه شده روی یک ورق تقویت شده به عنوان مثال اعمال و نتایج ارتعاش آزاد و اجباری آن ارائه شده که تطبیق مناسب با مرجع مورد نظر را نشان میدهد. پس از اثبات کارایی مدل ارائه شده، در پایان، بهینه سازی تابع هدف (توان صوتی متوسط وزندار در محدوده فرکانسی دلخواه) در دوحالت جرم متمرکز و جاذب دینامیکی (جرم متمرکز و فنر) روی نقاط انجام شده است.

3- روابط جفت شده سیال - سازه

3-1- معادلات ارتعاش سازه

در این قسمت لازم است معادلات ویبروآکوستیک با اندرکنش کامل برای ورق تقویت شده با یک طرف تماس با آب مورد بررسی قرار گیرد. رابطه ماتریسی حاصل از گسسته سازی اجزا محدود در این حالت مطابق رابطه (1) خواهد بود [12]:

$$M_{s}\ddot{x} + K_{s}x = f_{\text{ext}} - AP_{f}$$

$$x = [uz_{1}, \theta_{x1}, \theta_{v1}, \dots, uz_{n}, \theta_{xn}, \theta_{vn}]^{T};$$
(1)

و جرم سازهای هستند که با توجه به ترتیب ماتریسهای سختی و جرم سازهای هستند که با توجه به ضخامت کم و محدوده ارتعاش خطی ورق، می توان آنها را از تئوری کلاسیک کیرشهف محاسبه نمود. البته ماتریسهای سختی و جرم تقویتها نیز با در نظر گرفتن المانهای تیر در آن لحاظ گردیده است. P_f و $f_{\rm ext}$ به ترتیب بردار تحریک خارجی روی سازه و برداری شامل فشار روی المانهای سازه در سطح مشترک می باشند. ماتریس پخش نیرو و ممان ناشی از فشار سیال (آکوستیک) روی گرهها می باشد. با فرض تحریک هارمونیک، تحریک و پاسخ به شکل رابطه (2) هستند:

$$f_{
m ext}(t) = F_{
m ext}\,{
m e}^{{
m j}\omega t}; \qquad x(t) = X\,{
m e}^{{
m j}\omega t}$$
 (2) با در نظر گرفتن استهلاک سازهای با ضریب η ، به جای ماتریس

 K_s ماریس K_s معادلات حرکت به ماریس K_s قرار می گیرد؛ لذا پس از حذف $E^{j\omega t}$ معادلات حرکت به شکل رابطه (3) نوشته می شود (در این جا اختلاف فاز نیرو و جابجایی در K_s منظور شده است):

$$[-M_{\rm s}\omega^2 + K_{\rm s}(1+{\rm j}\eta)]X = F_{\rm ext} - AP_{\rm f}$$
 (3)

A با در نظر گرفتن i به عنوان شماره المان، درایههای غیر صفر ماتریس به شکل رابطه (4) خواهد شد:

$$A_{(3q-2,i)} = \frac{A_{e}}{4}$$

$$A_{(3q-1,i)} = \pm \frac{A_{e}}{24} l_{e}$$

$$A_{(3q,i)} = \pm \frac{A_{e}}{24} l_{e};$$
(4)

 n_4 تا n_4 شماره نودهای تشکیل دهنده المان n_4 و n_4 و n_4 تا n_4 مساحت و طول المان هستند. n_4 مقادیر n_4 تا n_4 و n_4 مقادیر n_5 مینماید.

2-3- معادلات آكوستيك

سه روش پر کاربرد برای مدل سازی سیال آکوستیک در محدوده فرکانسهای پایین وجود دارد:

الف- اجزا محدود: این روش مبتنی بر شبکهبندی حجم سیال و محاسبه ماتریسهای جرم و سختی میباشد. مزیت مهم این روش در مقایسه با روش المان مرزی، تنکی¹ ماتریسها است؛ اما در عوض، درجات آزادی بالا و نیاز به

اعمال شرط سامرفلد در مسائل آکوستیک خارجی جزء محدودیتهای این روش هستند. این روش در مسائل آکوستیک داخلی بیشتر استفاده شده است.

ب- المان مرزی: در این روش شبکه بندی به جای حجم روی مرز سیال انجام می گردد و در آن حل معادله انتگرالی کیرشهف-هلمهولتز مدنظر است که در جات آزادی کم تر و حل سریع تری را به دنبال دارد؛ از طرفی شرط سامرفلد نیز به طور خود کار با تابع گرین مناسب ارضاء می گردد. شلوغی ماتریسها یکی از محدودیتهای این روش است. در مجموع، بهترین روش در مسائل آکوستیک خارجی روش المان مرزی است.

ج- انتگرال ریلی: در این روش منبع بزرگ به تعدادی منبع دیفرانسیلی (تابشگرهای کوچک) تقسیم شده و میدان حاصله از هرکدام از این منابع با هم جمع میشوند (با رعایت فاز فشار). کم حجم بودن محاسبات نسبت به دو روش دیگر و نیز ارضاء خود بخودی شرط سامرفلد از مزایای این روش هستند. البته این روش صرفاً برای هندسههای تخت دقت قابل قبولی ارائه میدهد. در روش المان مرزی حل دستگاه معادلات با استفاده از تابع گرین مدنظر بوده است اما در این روش متغیر میدان از اصل برهمنهی منابع کوچک کروی تک قطبی حاصل میشود. در تحقیق حاضر با توجه به هندسه ورق از روش انتگرال ریلی استفاده شد و به عنوان مقایسه از نتایج دو روش دیگر محاسبه بحره افزوده از روشهای انتگرال ریلی و المان مرزی اشاره شده است.

3 -2-1- محاسبه ماتریس جرم افزوده بهروش انتگرال ریلی

بردار $P_{\rm f}$ را طبق تعریف مفهوم امپدانس میتوان با سرعت عمود بر سطح المانهای سازه در سطح مشترک با رابطه (5) مرتبط کرد [12]:

$$P_{\rm f} = Z_{\rm nf} \cdot v_{\rm n} \tag{5}$$

البته تقریب مذکور به شرطی معتبر است که ابعاد المانها خیلی کوچکتر از طول موج آکوستیکی و سازهای باشد [12]:

 $\sqrt{A_{\rm e}} \ll \lambda_{\rm ac} \& \sqrt{A_{\rm e}} \ll \lambda_{\rm st}$

در این جا $Z_{\rm nf}$ ماتریس امپدانس میدان نزدیک بوده و به پارامترهایی نظیر فرکانس، هندسه سازه و ... بستگی دارد. در روش انتگرال ریلی درایههای این ماتریس از رابطه (δ) محاسبه میشوند:

$$Z_{\rm nf}(\omega) = \left(j\omega \frac{\rho_{\rm f} A_{\rm e}}{2\pi R}\right) e^{-jkR}$$
 (6)

در اینجا R فاصله مرکز دو المان، ρ_f چگالی سیال و R عدد موج میباشد. (در محاسبه درایه سطر R ام و ستون R از ماتریس R مساحت المان R منظور می گردد). عبارت فازوری e^{-jkR} در رابطه (6) معرف اختلاف فاز ایجاد شده در اثر فاصله (المان) منبع و (المان) گیرنده است. در ادامه می توان رابطه (7) را نوشت:

$$Z_{\rm nf} = j\omega Z_{\rm nf} \tag{7}$$

رابطه (8) نیز به صورت زیر نوشته می شود:

$$v_{\rm n} = Bj\omega X \tag{8}$$

ماتریس B بین سرعت گرهها و سرعت عمود بر سطح (مرکز) المان ارتباط برقرار می کند. ماتریسهای A و B در حقیقت قیود سیال - سازه را به مسئله اضافه می نمایند. باتوجه به آن چه گفته شد نهایتاً سیال، خود را در رابطه (9) به صورت ماتریس جرم اضافه شده نشان می دهد که درایه های این ماتریس مطابق رابطه (10) در حالت کلی مختلط هستند:

$$[-(M_S + M_a)\omega^2 + K_S(1 + j\eta)]X = F_{\text{ext}}$$
 (9)

$$M_{\rm a} = AZ_{\rm nf}B \tag{10}$$

1- Sparsity

ماتریس M_a جرم افزوده را نشان می دهد. اضافه شدن جرم، صرفاً به شکل عدد حقیقی به معنای تبادل انرژی سازه با محیط سیال و پس گرفتن آن از سیال در نیم سیکل دوم میباشد (شبیه آن که در سیستم جرم و فنر، جرم افزایش پیدا کند)؛ اما با افزایش فرکانس، مقداری از انرژی از مرزها خارج و به بینهایت می رود که مقادیر موهومی ماتریس جرم اضافه، توجیه كننده اين موضوع ميباشد.

در محاسبه ماتریس امیدانس یک مشکل وجود دارد و آن این که با توجه به رابطه ((R = 0)) در محاسبه درایههای قطری، مسئله، منفرد ((R = 0)) است؛ لذا درایههای قطری (که اتفاقاً بیشرین مقادیر هر سطر را به خود اختصاص میدهند) میبایستی از یک روش مناسب، طبق رابطه (11) محاسبه گردند

$$Z_{{
m nf})_{ii}} =
ho_{
m f} \, c_{
m f} \, (1 - {
m e}^{-{
m j}k\sqrt{rac{A_{
m e}}{\pi}}})$$
 (11) رابطه (11) از تابش در این رابطه $c_{
m f}$ سرعت صوت در سیال است رابطه

پیستون مرتعش و امیدانس ناحیه نزدیک آن حاصل شده است. با فرض يكسان بودن ابعاد المانها، اين عدد ثابت است.

3-2-2 محاسبه ماتريس جرم افزوده به روش المان مرزي

 $Z_{
m nf}$ در روش المان مرزى سيال همگن فرض مى شود و روند محاسبه ماتريس متفاوت خواهد بود و در آن از معادله انتگرالی کیرشهف-هلمهولتز 1 به شکل رابطه (12) استفاده مي گردد [13]:

$$c \cdot p(R) = \iint \left[p(R_0) \frac{\partial g}{\partial \hat{n}_0} - g(|R - R_0|) \frac{\partial p}{\partial \hat{n}_0} \right] dS$$
 (12)

که در آن \hat{n}_0 معرف بردار عمود بر سطح در S و S فشار آکوستیک است. و R و R نیز بهترتیب بردار موقعیت نقاط روی سطح مرتعش و نقطه گیرنده Rمیباشد. تابع g حل معادله هلمهولتز ناهمگن (چشمه نقطهای) به شکل رابطه (13)

$$(\nabla^2 + k^2)g(|R - R_0|) = -\delta(|R - R_0|)$$
(13)

بوده و به تابع گرین فضای آزاد معروف است. در این رابطه، δ تابع دلتای دیراک 2 میباشد و معرف چشمه نقطهای صوت است. از حل تحلیلی (13)این تابع مطابق رابطه (14) محاسبه می گردد:

$$g(|R - R_0|) = \frac{e^{-jk|R - R_0|}}{4\pi|R - R_0|}$$
(14)

این تابع شرط مرزی عدم انعکاس(سامرفلد 3) را ارضاء می کند و لذا نیازی به مدلسازی ریاضی این شرط نمی باشد. شرط سامرفلد متضمن عبور بدون انعکاس موج از یک سطح واقعی یا مجازی است و در حالت سه بعدی به صورت رابطه (15) نوشته می شود:

$$\lim_{L \to \infty} \left[L \left(\frac{\partial g}{\partial L} + ikg \right) \right] = 0 \tag{15}$$

که در آن $L = |R - R_0|$ و حد بینهایت بیان میدارد که جهت حرکت موج صرفا در نواحی دور از منبع تابع شرط خاصی است.

ضریب c در رابطه (12) بستگی به محل نقطه c دارد: چنانچه این نقطه روی مرز سازه و سیال باشد 0/5 و بیرون سازه (واقع در V) 1 در نظر گرفته می شود. در ادامه، رابطه (12) که صورت انتگرالی دارد باید به صورت گسسته رابطه (16) در آید:

$$c \cdot p - \sum_{r=1}^{N} \iint p \frac{\partial g}{\partial \hat{n}} dS_r = -\sum_{r=1}^{N} \iint g \frac{\partial p}{\partial \hat{n}} dS_r$$
 (16)

هر کدام از جملات انتگرالی جمع، در رابطه (16) روی S_r محاسبه می گردد که S_r سطح المان سطحی (سازهای) بوده و r و N تعداد کل المانها را نشان میدهد. شرط مرزی تکانه در مرز مشترک سیال و سازه به شکل رابطه (17) نوشته می شود:

$$\frac{\partial p}{\partial \hat{n}} = -j\omega \rho_{\rm f} v_{\rm n} \tag{17}$$

با ترکیب دو رابطه (16) و (17) رابطه (18) حاصل می شود:

$$c \cdot p - \sum_{r=1}^{N} \iint p \frac{\partial g}{\partial \hat{n}} dS_r = j\omega \rho_f \sum_{r=1}^{N} \iint g v_n dS_r$$
 (18)

چون امپدانس نقاط روی سازه مطرح است ضریب c برابر با $\bar{5}$ 0 در نظر گرفته می شود لذا با فرض ثابت بودن فشار در سطح المان⁴ می توان روابط (19)، (20)، (21) و (22) را نوشت:

$$\frac{1}{2}p_{i} - \sum_{k=1}^{N} \overline{H}_{ik}p_{k} = j\omega\rho_{f} \sum_{r=1}^{N} G_{ik} \cdot v_{n_{k}}$$
 (19)

$$\bar{H}_{ik} = \iint_{-ik}^{k=1} \frac{\partial g}{\partial \hat{n}} dS_r = \iint_{-ik}^{r=1} \nabla g^T \hat{n} dS_r$$
(20)

$$\nabla g = \begin{pmatrix} \frac{-xe^{-jk\sqrt{x^2+y^2+z^2}}}{4\pi(x^2+y^2+z^2)} \cdot (jk + \frac{1}{\sqrt{x^2+y^2+z^2}}) \\ -ye^{-jk\sqrt{x^2+y^2+z^2}} \\ \frac{-ye^{-jk\sqrt{x^2+y^2+z^2}}}{4\pi(x^2+y^2+z^2)} \cdot (jk + \frac{1}{\sqrt{x^2+y^2+z^2}}) \\ \frac{-ze^{-jk\sqrt{x^2+y^2+z^2}}}{4\pi(x^2+y^2+z^2)} \cdot (jk + \frac{1}{\sqrt{x^2+y^2+z^2}}) \end{pmatrix}$$
(21)

$$G_{ik} = \iint g \ dS_r \tag{22}$$

و یا بهشکل ماتریسی از رابطه (23) استفاده کرد:

$$Hp = j\omega\rho G v_n \tag{23}$$

که در آن H_{ik} با رابطه (24) معرفی می شود:

$$H_{ik} = \frac{1}{2}\delta_{ik} - \overline{H}_{ik} \tag{24}$$

با توجه به هندسه ورق تخت، ملاحظه می گردد که تمام درایههای ماتریس \overline{H} صفر است؛ لذا می توان رابطه (25) را نوشت:

$$Z_{\rm nf} = 2j\omega\rho G \tag{25}$$

G لازم به ذکر است در این روش نیز در محاسبه درایههای ماتریس مسئله نقاط منفرد وجود دارد که راه حل آن استفاده از 4 یا 16 نقطه گوس5برای انتگرال گیری روی هر المان میباشد. مشابه انتگرال ریلی در این روش نیز یک طول موج آکوستیکی در فرکانس مورد نظر می بایستی حداقل به 6 تا 10 المان تقسیم شده باشد تا بتوان به دقت جوابهای عددی اطمینان داشت. در تحقیق حاضر صرفاً یک فشار به یک المان سطح نسبت داده می شود. شکل دقیق تر آن است که به هر گره سیال یک فشار نسبت داده شود که طبیعتاً از لحاظ محاسباتی پرهزینهتر است.

3-2-3 فشار آکوستیک در دوردست و توان منتشره

فشار آکوستیک در یک نقطه دلخواه از میدان سیال، از رابطه (5) بهدست مى آيد [12]؛ با اين تفاوت كه بردار موقعيت، بين يك نقطه روى سازه (منبع) و نقطه دریافت کننده در حجم سیال دور از سازه در نظر گرفته می شود. توان منتشر شده نيز از رابطه (26) محاسبه مي شود [12]:

$$\bar{P}(f) = \{v_{\rm e}\}^H \cdot R \cdot \{v_{\rm e}\}$$
 (26)
 $v_{\rm e}$ (26)

¹⁻ Kirchhoff-Helmholtz Integral Equation (KHIE)

²⁻ Dirac delta function

³⁻ Sommerfeld Boundary condition

⁴⁻ Constant element formulation

⁵⁻ Gauss point

ماتریس مقاومت تابش نام دارد و از رابطه (27) چنین محاسبه می شود: $R=rac{\omega^2
ho_{
m f} {A_{
m e}}^2}{4\pi c_{
m f}}\cdot$

$$\begin{bmatrix} 1 & \frac{\sin(kR_{12})}{kR_{12}}, \frac{\sin(kR_{13})}{kR_{13}} & \dots & \frac{\sin(kR_{1n})}{kR_{1n}} \\ \vdots & & 1 & \vdots \\ \frac{\sin(kR_{n1})}{kR_{n1}}, & \frac{\sin(kR_{n2})}{kR_{n2}}, \frac{\sin(kR_{n3})}{kR_{n3}} & \dots & 1 \end{bmatrix}$$
(27)

همان طور که ملاحظه می شود این ماتریس متقارن و مثبت معین بوده و درایه های قطر اصلی آن برابر با یک می باشد و در این جا مشکل نقاط منفرد رخ نمی دهد. با فرمولاسیون ارائه شده کمترین حجم پسپردازش برای محاسبه فشار و توان انجام می شود.

3-3- كاهش مرتبه

از آن جا که در روند بهینهسازی چندین بار برآورد تابع هدف انجام میشود، مناسب است برای کاهش هزینههای حل از تکنیک مناسب کاهش مرتبه استفاده نمود.

 R^m در روش کاهش مرتبه مودال، معادلات از فضای R^{3n-k} به فضای R^{3n-k} به ترتیب تعداد گرهها در مدل اجزا محدود، تصویر می شوند که R^n و R^n به ترتیب تعداد گرهها در مدل اجزا محدود تعداد درجات آزادی مقید شده در شرایط مرزی تکیه گاهی و مرتبه مدل جدید است. ماتریسهای مودال کامل و ناقص مطابق روابط (28) و (29) برابر است با:

$$\varphi_{(3n-k)\times(3n-k)} = [v_1 \ v_2 \ v_3 \ \dots \dots v_{3n-k}]$$
 (28)

$$\psi_{(3n-k)\times m} = [v_1 \ v_2 \ v_3 \ \dots \ v_m]; \ m \le 3n-k$$
 (29)

با ضرب رابطه (9) در ψ^{T} از چپ دستگاه معادلات جدید m بعدی و بر حسب مختصات جدید Y (مختصات مودال) خواهد بود. ارتباط بین مختصات X و Y مطابق معادله ماتریسی (30) خواهد بود:

$$X = \psi \cdot Y \tag{30}$$

خوشبختانه در موارد متعدد مشاهده شده است که در حالت تماس با آب علی رغم تغییرات ماتریس جرم، تغییرات بردارهای ویژه (شکل مود) سازهای کم است و لذا با تقریب مناسب می توان از شکل مودهای سازه در هوا برای کاهش مرتبه استفاده نمود [13].

به طور خلاصه مراحل انجام شبیه سازی و بهینه سازی از این قرار است:

- 1- محاسبه ماتریسهای جرم و سختی سازه از اجزا محدود.
- محاسبه ماتریس امپدانس آکوستیکی از روابط (6) و (11) یا رابطه (25).
- 3- محاسبه ماتریس جرم افزوده ناشی از حضور سیال از رابطه (10).
 - 4- جای گذاری در رابطه (9) و محاسبه پاسخ سازهای.
- 5- چنانچه کاهش مرتبه مدنظر باشد از ماتریس ψ (رابطه 29) طبق روال اشاره شده استفاده می شود و سپس پاسخ سازهای محاسبه می گردد.
- 6- استفاده از رابطه (26) برای برآورد توان صوتی منتشر شده از یاسخ سازه.
 - 7- برآورد تابع هدف از رابطه (31).
- 8- چنانچه برآورد، با توجه به تنظیمات اولیه الگوریتم آخرین برآورد باشد عملیات قطع و بهترین دسته پارامترهای اعمال شده (نظیر میزان سختی و جرم متمرکز) به عنوان جواب نهایی معرفی میشوند در غیر اینصورت الگوریتم ژنتیک با ساز و کار ویژه خود پارامترهای جدید طراحی را انتخاب و مراحل، مجدداً از بند 1

شروع مى گردد. اين عمليات تا قطع الگوريتم متناوباً ادامه پيدا مى كند.

V لازم به ذکر است با توجه به تابع هدف (رابطه V الازم است در هر برآورد میانگینگیری از کل محدوده فرکانسی انجام گیرد. اگرچه ماتریس امپدانس آکوستیکی وابسته به فرکانس است ولی با توجه به بررسیهای انجام شده این وابستگی خیلی ضعیف است و در محدوده فرکانسهای کم می تواند در فرکانسهای معدودی محاسبه گردد و لذا یک تقریب مناسب این است که مراحل V و V یک بار و خارج از حلقه فرکانس صورت گیرد؛ از طرف دیگر با توجه به عدم وابستگی ماتریس امپدانس و جرم افزوده به پارامترهای طراحی در کل فرایند، این محاسبه صرفاً یک بار انجام می شود.

4- بهينه سازي

4-1- معرفي پارامترها

تغییرات پارامترهای سیستم نظیر جرم متمرکز، جرم و فنر (جاذب دینامیکی)، لایههای میراکننده، هندسه تقویتها، جداسازهای ارتعاشی، تغییر شرایط تکیهگاهی و حتی جهت و فرکانس تحریک و ... هر کدام به شکلی خاص، نویز انتشاری را تغییر میدهند. پارامترهای مورد بررسی در این مقاله عبارت است از جرم متمرکز و نیز جرم و فنر به عنوان جاذب دینامیکی.

2-4- تابع هدف

تجربه نشان می دهد تحریک تک فرکانس در عمل کمتر اتفاق می افتد و با تغییرات کوچک پارامترها ممکن است نقطه بهینه به نقطه ای عادی و یا خیلی نامناسب تبدیل گردد؛ لذا محققین معمولاً از توابعی با نوعی میانگین گیری در محدوده ای از فرکانس استفاده کرده اند [14]. هرچه این محدوده بازتر باشد به واقعیت های عملی نزدیک تر اما میزان بهبود احتمالاً کمتر خواهد بود؛ حتی ممکن است وضعیت در برخی فرکانسها نامطلوب تر شود. تابع هدف انتخاب شده که برخی محققین نیز از آن استفاده کرده اند به شکل رابطه (31) است:

$$F_{\rm s} = \frac{1}{f_2 - f_1} \int_{f_1}^{f_2} W(f) \cdot \bar{P}(f) \cdot df \tag{31}$$

که فرکانس های f_1 و f_2 و نیز تابع وزنی W(f) برای مسائل مختلف متفاوت است. تابع وزنی بیانگر اهمیت نسبی هر فرکانس در پاسخ کلی است و یک شکل مناسب برای آن منحنی درجه f_2 (سهمی) است که قله در محتمل ترین فرکانس (و یا فرکانس تشدید) قرار دارد.

3-4 - الگوريتم بهينه سازي

در این تحقیق آلگوریتم ژنتیک به عنوان ابزار بهینهسازی انتخاب شده است. در شکل گیری این الگوریتم از تکامل و اصلاح تدریجی گونههای جاندار الهام گرفته شده است. در این الگوریتم با بهره گیری از روشهای آماری از چند جهت متفاوت به نقطه بهینه سراسری هم گرایی صورت می گیرد؛ لذا احتمال گیر کردن در یک نقطه بهینه محلی برای مسئله کمتر می شود. روند اجرایی فرایند بهینهسازی به این صورت است که در هر نسل، یک گروه جدید رشتهها (در مبنای دو دویی) با استفاده از بهترین قسمتهای دنبالههای قبلی و نیز بخشی دیگر انتخاب می شوند. در طی این انتخاب 1 ، فرایندهای پیوند 2 جهش 3 و در برخی موارد عمل گرهای اتفاقی دیگر نیز اعمال می شود. تعداد رشتههای (افراد) هر نسل و تعداد نسلهای تولید شده نیز جزء پارامترهای

¹⁻ Selection

²⁻ Crossover

³⁻ Mutation

مهم اين الگوريتم هستند.

5- شبیه سازی عددی (شبیه سازی و بهینه سازی با الگوریتم ژنتیک) 5-1- معرفي مدل

تقويتها

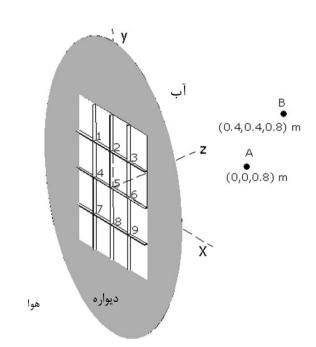
در این قسمت یک ورق تخت با شرایط مرزی چهار طرف تکیهگاه ساده به همراه تقویتهای روی آن (پارامترها در جدول 1 لیست شدهاند) واقع شده روی یک دیواره آکوستیکی 1 به عنوان مدل انتخاب شده است. مطابق شکل 2 ورق بهوسیله تقویتهای روی آن به صورت مجموعهای از صفحات کوچکتر در آمده است. روی نقطه شماره 9، نیروی هارمونیک مطابق رابطه (32) $f_{\text{ext},z}(t) = 1 \cdot e^{j2\pi ft}$ (32)

اعمال شده و سمت دیگر ورق در تماس با آب است. مشخصات مدل اجزا محدود نیز در جدول 2 ارائه شده است.

لازم به ذکر است در روش ارائه شده به شبکه سیال آکوستیک (محدود و بینهایت) نیاز نیست و مشخصات ارائه شده مربوط به مدل ساخته شده در نرمافزار اجزا محدود مي باشد.

5-2- مرحله اول - نتایج شبیه سازی ارتعاش آزاد و اجباری در شکل 3 تا شکل 8 شکل مودهای اول تا ششم و در جدول 3 فرکانسهای

جدول 1 مشخصات هندسی و جنس مدل چگالی ابعاد مدول یانگ (mm) **(**kg/m³**) (**GPa**)** پواسون 800×800×3 0/3 7850 210 ورق 7850 210



شکل2 ورق تقویت شده واقع شده روی یک دیواره آکوستیکی

جدول 2 مشخصات مدل المان محدود

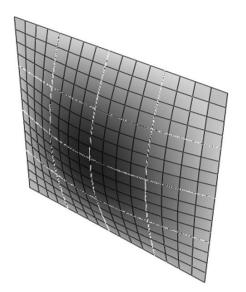
تعداد گره	تعداد المان	نوع المان	محیط/شرط مرزی
6073	32132	آکوستیک سه و چهار گرهای	آب
536	510	آکوستیک بینهایت سه و چهار گرهای	عدم انعکاس
289	256	پوسته 4 گرهای	سازه (ورق)
93	96	تیر سه بعدی	سازه (تير)

¹⁻ Acoustic baffle

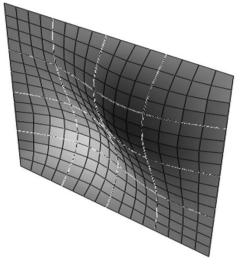
800×18×3

0/3

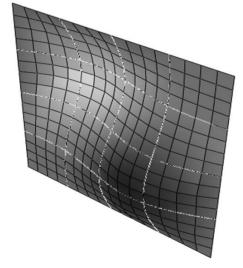
طبیعی اول تا پنجم از روش معرفی شده، اجزا محدود، روش المان مرزی و نیز نتایج مرجع [14] دیده می شود.



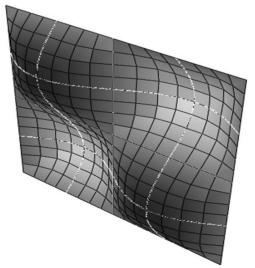
شكل 3 شكل مود اول ورق تقويت شده



شكل 4 شكل مود دوم ورق تقويت شده

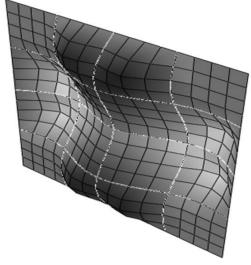


شكل 5 شكل مود سوم ورق تقويت شده



شكل 6 شكل مودچهارم ورق تقويت شده

شكل 7 شكل مود پنجم ورق تقويت شده



شكل 8 شكل مود ششم ورق تقويت شده

جدول 3 فرکانسهای طبیعی محاسبه شده از چند روش برحسب هرتز

•	مرجع [14]	روش ارائه شده	المان مرزي	اجزا محدود	شماره مود
	17/3	16	16	17/3	اول
	67/6	64	65	68/3	دوم
	67/6	64	65	68/3	سوم
	107/4	101	105	109/2	چهارم
	151/4	148	154	155/7	پنجم

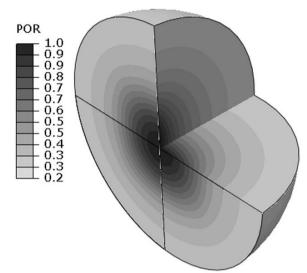
چنانچه ملاحظه می شود شکل مودها و فرکانسهای طبیعی تطبیق خوبی با مرجع [14] دارد و با توجه به صرفه جویی مناسبی که در روش معرفی شده انجام می شود کاملاً به صرفه است. جدول 4 زمان تقریبی حل در روشهای مختلف را نشان می دهد. درجات آزادی درج شده در جدول بدون احتساب قیود (شرایط مرزی و قیود سیال - سازه) می باشد.

هرچند زمان صرفهجویی شده با اعمال کاهش مرتبه زیاد چندان قابل توجه نیست (در حدود 21 درصد) لیکن باید توجه داشت در سازههای بزرگ با درجات آزادی فوق العاده زیاد، این کاهش مرتبه بسیار سودمند است.

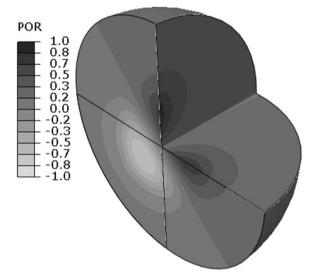
علی رغم تغییرات زیاد در ماتریس جرم (و تا حدودی ماتریس استهلاک)، مودها بین حالت خشک و تر تغییر چندانی نداشته است (تنها تفاوت در حالت سیال آب این است که مودهای پنجم و ششم عوض شده است) و این موضوع مهم است چرا که اگر مودهای ارتعاشی با حالت خشک تفاوت زیادی داشت احتمالاً شبیه سازی سیستم جفت شده باکاهش مرتبه دچار خطا میشد. شکل 9 تا شکل 14 توزیع فشار آکوستیک در مودهای اول تا ششم را نشان میدهد. این شکلها را میتوان به نوعی شکل مودهای آکوستیکی نامید.

جدول 4 زمان تقریبی حل در روشهای مختلف برحسب ثانیه

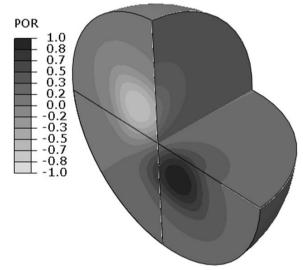
روش ارائه شده باکاهش مرتبه ^(*)	روش ارائه شده	اجزا محدود	
5	289	7476	درجات آزادی
178	225	11220	زمان حل (ثانیه)
		فته شده است.	^(*) صرفاً پنج مود در نظر گر



شکل 9 توزیع فشار آکوستیک در مود اول (بی بعد و بین 1- و 1)



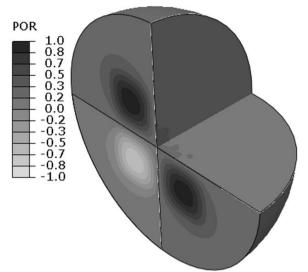
شکل 10 توزیع فشار آکوستیک در مود دوم (یی بعد و بین 1-و 1)



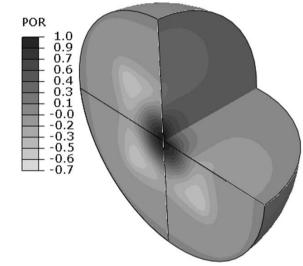
شکل 11 توزیع فشار آکوستیک در مود سوم (بی بعد و بین 1- و 1)

در شکل 15 پاسخ فرکانسی نقطه 9 در محدوده فرکانسی 0 تا 200 هرتز ترسیم شده است و بین روش اجزا محدود، روش ارائه شده و المان مرزی مقایسه به عمل آمده است.

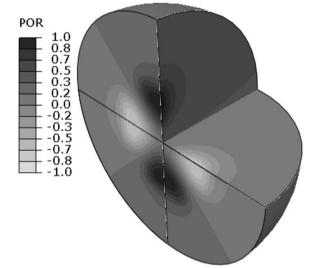
چنان چه از شکل 15 ملاحظه می گردد، فرکانسهای طبیعی روش ارائه شده همیشه کم تر از دو روش دیگر است. این موضوع را می توان به این شکل توجیه کرد که وضعیت منفرد که قبل از رابطه (11) به آن اشاره شده است، صرفاً در یک نقطه روی می دهد (R=0) و ارائه رابطه (11) صرفاً مربوط به



شکل 12 توزیع فشار آکوستیک در مود چهارم (یی بعد و بین 1- و 1)



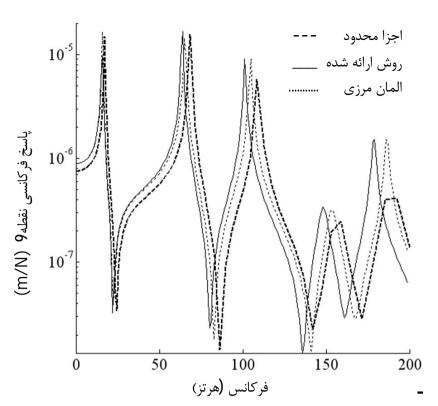
شکل 13 توزیع فشار آکوستیک در مود پنجم (بی بعد و بین 1-و 1)



شکل 14 توزیع فشار آکوستیک در مود ششم (بی بعد و بین 1- و 1)

همین نقطه است؛ یعنی جایی که منبع و گیرنده دقیقاً بر هم منطبق هستند و طبیعتاً یک نقطه صرفاً دارای یک فشار مشخص به ازای یک سرعت مشخص خواهد بود؛ لیکن در روش مبتنی بر امپدانس این رابطه برای محاسبه عناصر قطری ماتریس امپدانس به کار می رود. بنابراین فرض ضمنی آن است که در کل سطح المان، فشار ثابت است. بدیهی است با کاهش اندازه المان دقت جوابها افزایش می یابند؛ اما نسبت دادن فشار در نقطه مرکزی المان به فشار در کل المان باعث می شود که به عناصر قطری ماتریس امپدانس آکوستیکی مقداری بیش از مقدار واقعی اختصاص داده شود. لذا می توان گفت جرم افزوده محاسبه شده با این روش، در نهایت بزرگتر از مقدار واقعی خواهد بود که به معنای کاهش در فرکانس طبیعی سیستم میباشد. واقعی خواهد بود که به معنای کاهش در فرکانس طبیعی سیستم میباشد. در مقابل، روش المان مرزی، مسئله نقطه منفرد را با استفاده از 4 یا 16 نقطه گوس حل می کند (استفاده از 9 نقطه مشکل نقاط منفرد را حل نمی کند)

در شکل 16 نیز پاسخ فرکانسی با و بدون کاهش مرتبه مقایسه گردیده

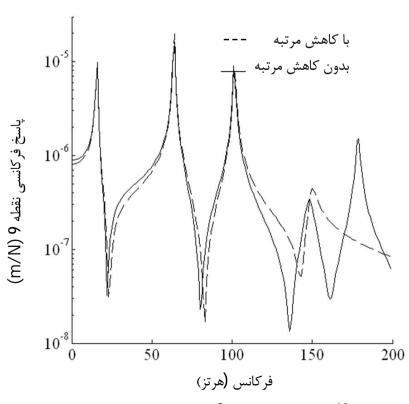


شكل 15 پاسخ فركانسى (جابجايي) نقطه 9 از روشهاى اجزامحدود، انتگرال ريلى و المان مرزى

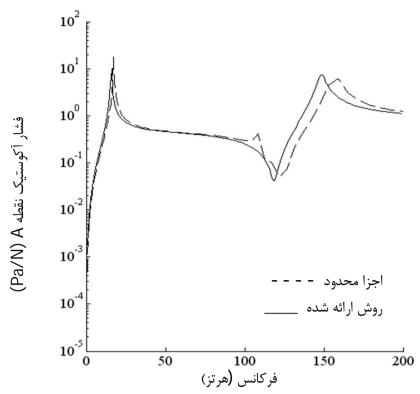
است. در این کاهش مرتبه صرفاً از پنج مود استفاده شده است. با توجه به تاثیر گذاری روی محدوده پایین تر، اختلاف بین مدل با مرتبه کامل (کلیه درجات آزادی مدل اجزاء محدود) و مدل کاهش یافته، قبل از مود پنجم شروع می گردد.

همچنین ملاحظه گردید با افزایش مودهای انتخابی، مدل کاهش یافته پاسخ را در کل محدوده فرکانسی مورد نظر با دقت مناسب پیش بینی میکند. در شکل 17 فشار آکوستیک یک نقطه روی محور آکوستیکی (نقطه A به فاصله 0/8 متر از مرکز ورق) قابل مشاهده است. در شکل 0/8 نیز فشار آکوستیک نقطه 0/8 و نقطه 0/8 با مختصات نسبی 0/8 0/8 0/8 متر از مرکز ورق قابل مشاهده است.

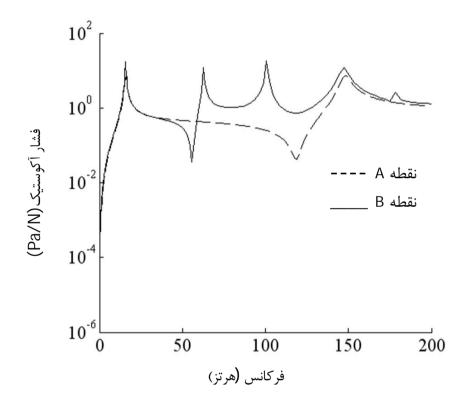
در شکل 19 نیز توان صوتی منتشر شده از ورق ترسیم شده است. با توجه به کانتور توزیع فشار آکوستیکی، منحنی فشار آکوستیک و توان صوتی ملاحظه میشود که مود اول و پنجم انتشار بسیار موثری در حجم سیال خصوصاً در راستای عمود بر ورق دارند و لذا بیشترین حساسیت را دارا



شكل 16 پاسخ فركانسي نقطه 9 از روش ارائه شده با و بدون كاهش مرتبه



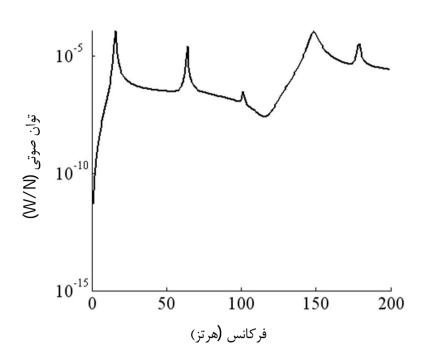
شکل 17 فشار آکوستیک نقطه A در محدوده فرکانسی 0 تا 200 هرتز از روشهای اجزامحدود و انتگرال ریلی بدون کاهش مرتبه



شکل 18 فشار آکوستیک نقطه A و نقطه B در محدوده فرکانسی 0 تا 200 هرتز از روش انتگرال ریلی

هستند و از حیث کاهش نویز باید بیشتر به این دو مود توجه داشت. البته شرایط تحریک نیز در میزان مشارکت هر مود در پاسخ آکوستیکی بسیار مهم است. علت را می توان به راحتی از شکل مودهای ارتعاشی سازه ملاحظه نمود: در مودهای دوم و سوم، سازه مشابه یک منبع انتشار صوت دو قطبی و در مودهای چهارم و ششم مشابه یک منبع انتشار صوت چهار قطبی عمل می کند که روی خط عمود بر ورق هیچ فشار آکوستیکی به لحاظ تئوری وجود ندارد زیرا دو قطب مثبت و منفی به شکل کاملاً متقارن عمل خنثی سازی را انجام می دهند (حتی قله کوچک ایجاد شده در روش اجزا محدود که در فرکانس 109هرتز ایجاد شده است، مربوط به عدم تقارن شبکه است و در روش ارائه شده این خطا ایجاد نمی شود). بدیهی است مشابه پاسخ سازهای، به علت مشارکت مودهای دیگر در این فرکانس، فشار آکوستیک و توان صوتی منتشره در کل محدوده، خصوصا فرکانسهای شش گانه صفر نیست.

شکل انتشار امواج در مود اول و پنجم نیز متاثر از شکل مود سازه



شکل 19 توان صوتی منتشره ورق از روش انتگرال ریلی

متفاوت است؛ در حالی که مود اول انتشاری تقریباً کروی دارد، در مود پنجم، انتشار کروی نیست و در جهات مختلف متفاوت است.

3-5 - مرحله دوم - بهینه سازی

با توجه به رابطه کلی(31) فرکانس \neg های f1 و f2 و نیز تابع وزنیW برای مسئله در رابطه(33) ارائه شده است:

$$w(f) = -0.04 \times f^2 + 1.2 \times f - 8$$
 (33)
 $f_1 = 10 \,\text{Hz} \; ; \; f_2 = 20 \,\text{Hz}$

تابع به شکل سهمی در نظر گرفته شده است. در ابتدا و انتهای محدوده، صفر و در مرکز محدوده، حداکثر و برابر با 1 لحاظ می شود.

5-3-1- جرم متمركز روى نقاط

در این بخش، محل و میزان جرم متمرکز روی نقاط تقاطع تقویتها (شمارههای 1 تا 9 در شکل2) با قید حداکثر جرم اضافه به نحوی بهدست آمده است که تابع هدف کمینه باشد. نتایج حاصل شده برای یک جرم اضافی در نقطه 9 در جدول 2 و برای 9 جرم اضافی در نقاط 1 تا 9 در جدول 2 ارائه شده است.

قید حاکم بر پارامترهای طراحی فقط محدودیت 10 درصد اضافه جرم میباشد. این بهینه سازیها به روش ژنتیک با تولید 10 نسل و در هر نسل 100 رشته (نفر) انجام شده است. همان طور که قابل پیشبینی بود سیستم برای جابجایی از وضعیت موجود به وضعیت بهینه، حداکثر میزان جرم را روی نقطه تلاقی 9 پیشنهاد می کند.

5-3-3- جرم و فنر روى نقاط

در انتها، محل و میزان جرم متمرکز و فنر (جاذب دینامیکی) روی نقاط تقاطع تقویتها با قید حداکثر جرم اضافه به نحوی به دست آمده است که تابع هدف کمینه باشد. نتایج حاصل شده برای یک جاذب دینامیکی روی نقطه 9 در جدول 7 و برای 9 جاذب دینامیکی در نقاط 1 تا 9 در جدول 8

جدول 5 نتایج حاصل شده در بهینه سازی با جرم متمرکز روی نقطه 9

	مقدار تابع هدف (dB)	جرم اضافه (kg)	
_		1/5	نقطه 9
	23/1	0	وضعيت موجود
	21/2	1/5	وضعيت بهينه

جدول 6 نتایج بهینه سازی با جرم متمرکز روی نقاط 1 تا 9

مقدار تابع هدف (dB)	جرم اضافه (kg)	
	0/0454	نقطه 1
	0/2132	نقطه 2
	0/0203	نقطه 3
	0/6457	نقطه 4
	0/5689	نقطه 5
	0/002	نقطه 6 ^(*)
	0/0015	نقطه 7
	0/0038	نقطه 8
	0	نقطه 9
23/1	0	وضعيت موجود
18/2	1/5	وضعيت بهينه
		(*)

میزان جرم متمرکز روی نقاط ۹٬۸٬۷٬ δ صفر منظور میگردد. $^{(*)}$

ارائه شده است. قید حاکم بر پارامترهای طراحی مانند حالت قبل فقط محدودیت 10 درصد اضافه جرم میباشد. مشابه حالت قبل در اینجا نیز بهینه سازیها به روش ژنتیک با تولید 10 نسل و در هر نسل 100 رشته (نفر) انجام شده است. چنانچه دیده میشود بیشترین تغییرات روی نقطه 5 (مرکز ورق) متمرکز است و این موضوع به این علت است که تمرکز این بهینهسازی و فرکانس تحریک، حوالی مود اول بوده که در آن نقطه 5 حداکثر جابجایی را دارد.

3-3-5 تركيب جرم متمركز و جاذب ديناميكي

با توجه به نتایج جدول6 و جدول 8 می توان یک حالت ترکیبی در نظرگرفت. با توجه به جدول6 بیشترین جرم در نقاط 1.7.4 و 5 پیشنهاد شدهاند. همچنین باتوجه به جدول 8 بیشترین جرم و فنر در نقاط 5 و 5 پیشنهاد شدهاند؛ لذا به عنوان یک بهینه سازی دو مرحلهای می توان میزان جرم در

جدول 7 نتایج بهینه سازی با جرم متمرکز و فنر روی نقطه 9

مقدار تابع هدف (dB)	سختی فنر (N/m)	جرم اضافه (kg)	
	4/7×10 ⁴	1/47	نقطه 9
23/1	0	0	وضعيت موجود
14/1	-	1/47	وضعيت بهينه

جدول 8 نتایج حاصل شده در بهینه سازی با جاذب دینامیکی روی همه نقاط

محاول کا تفایج محاصل شده در بهینه شاری با جادب دینامیدی روی همه تفاق				
مقدار تابع هدف (dB)	سختی فنر (N/m)	جرم اضافه (kg)		
	1/3×10 ⁴	0/0002	نقطه 1 ^(*)	
	1/4×10 ⁴	0	نقطه 2	
	3/9×10 ⁴	0/1218	نقطه 3	
	0/1×10 ⁴	0/0002	نقطه 4	
	0/9×10 ⁴	0/8790	نقطه 5	
	0/7×10 ⁴	0	نقطه 6	
	0/1×10 ⁴	0/0001	نقطه 7	
	0/18×10 ⁴	0/0038	نقطه 8	
	0/69×10 ⁴	0/0002	نقطه 9	
23/1	0	0	وضعيت موجود	
2/3	-	1/0053	وضعيت بهينه	
		_	(*)	

(*)میزان جرم متمرکز روی نقاط ۹،۸،۷،۶،۴،۲،۱ صفر منظور می گردد.

نقاط 1.7.4 و 5 و جرم و فنر در نقاط 3 و 5 را به منظور کاهش هر چه بیشتر تابع هدف، بهینه سازی نمود. به این ترتیب پارامترهای بهینهسازی از 18 به 7 پارامتر تقلیل می یابد چرا که سایر نقاط بدون تغییر می ماند. در این حالت نیز 25 نسل 100 نفره در پارامترهای الگوریتم استفاده می شود. نتایج حاصله در جدول 9 دیده می شود.

چنانچه ملاحظه می شود با راهکار بهینه سازی دو مرحله ای کاهشی چشم گیر در تابع هدف حاصل می شود. در این حالت بیشترین تغییرات در نقطه 5 (وسط ورق) پیشنهاد شده که با توجه به انرزی جنبشی بالای مود اول در آن نقطه منطقی به نظر می رسد.

6- نتیجه گیری

چنان چه در نتایج ملاحظه شد، استفاده از مفهوم امپدانس (صرف نظر از نحوه محاسبه ماتریس امپدانس در رابطه (5) مزایای زیر را دارد:

- 1- كاهش قابل توجه حجم و زمان محاسبات
- 2- عدم وابستگی به شبکه سیال و عدم ایجاد خطای حاصل از عدم تقارن
 - 3- عدم اعمال معادلات قيد سيال سازه با معادلات اضافي
 - 4- مناسب برای اعمال انواع روشهای کاهش مرتبه
- 5- محاسبه پارامترهای آکوستیکی با روابط (5) و (19) با کم¬ترین پس¬پردازش.

در مقابل محدودیتهایی نیز برای این روش می توان برشمرد از جمله: الف- وابستگی به شبکه سازه که الزام می کند تا المانهای سازهای تاحد امکان کوچک باشند.

ب- استفاده از روش انتگرال ریلی برای محاسبه ماتریس امپدانس در رابطه (5) برای سازههای غیر تخت نظیر کره و استوانه معمولاً دارای خطای قابل توجهی است [13] (این موضوع و چگونگی رفع عوامل خطا توسط نگارندگان در تحقیقی دیگر در حال انجام است).

ج- چنانچه از روش المان مرزی و برای افزایش دقت از فشارگرهای استفاده شود، حجم محاسبات به شدت افزایش پیدا می کند.

میزان اهمیت هر مود در پاسخ آکوستیکی علاوه بر مشارکت آن مود در پاسخ به شکل مود مربوطه نیز بستگی دارد: چنانچه در مراجع نیز به این موضوع اشاره شده است، در مودهایی که تقارن نسبی در قلههای همفاز و غیر همفاز دارند (نظیر مودهای ۲٬۳٬۹ و 6) انتشار، صرفاً از طریق لبههای ورق

حدول 9 نتایج حاصل شده در بهینه سازی ترکیس

بحول ، عليم محص سده در بهيت سري د عيبي				
مقدار تابع هدف (dB)	سختی فنر (N/m)	جرم اضافه (kg)		
	0	0/27	نقطه 1	
	0	0/02	نقطه 2	
	1006	0/13	نقطه 3	
	0	0/17	نقطه 4	
	7087	0/7	نقطه 5	
	0	0	نقطه 6	
	0	0	نقطه 7	
	0	0	نقطه 8	
	0	0	نقطه 9	
23/1	0	0	وضعيت موجود	
0/4	-	1/29	وضعيت بهينه	

بهینهسازی به خود اختصاص می دهند.

در مرحله آخر، بهینهسازی ترکیبی مورد توجه قرار گرفت که مبتنی بر نتایج حاصل شده قبلی است و منجر به بهبود چشمگیری در کاهش تابع هدف شد.

روش ارائه شده برای هندسههای دیگر نظیر کره و استوانه با اعمال برخی تغییرات و اصلاحات قابل انجام است. مهمترین دستاورد این تحقیق ایجاد یک بستر مناسب برای شبیهسازی و بهینهسازی ارتعاشی- آکوستیکی سازههای بزرگ با صرف حداقل امکانات محاسباتی و زمان می باشد.

7- مراجع

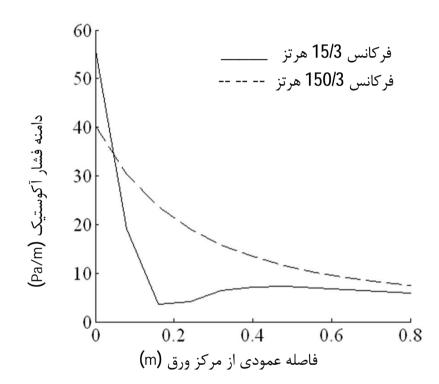
- [1] N. Olhoff, Optimal design of vibrating rectangular panels, *Journal of Solid Structures*, Vol. 10, pp. 93-109, 1974.
- [2] T. C. Yang, C. H. Tseng, A boundary-element-based optimization technique for design of enclosure acoustical treatments, *Journal of the Acoustical Society of America Vol. 98, No. 1*, pp. 302-312, 1986.
- [3] K. Nagaya and L. Li, Control of sound noise radiated from a plate using dynamic absorbers under the optimization by neural network, *Journal of Sound and Vibration*, Vol. 208, No. 2, pp. 289-298, 1997.
- [4] S. T. Christensen and N. Olhoff, Shape optimization of a loudspeaker diaphragm with respect to sound directivity properties, *Control and Cybernetics*, Vol. 27, No. 2, pp. 177-198, 1998.
- [5] C. S. Jog, Reducing radiated sound power by minimizing the dynamic compliance, *Journal of Sound and Vibration*, Vol. 21, No. 4, pp. 215-236, 2002.
- [6] D.Xiaolong, Z.Zongjie, Z.Xinze, Genetic Algorithms for the Vibroacoustic Optimization of the Stamped Rib in a Plate, *SAE Technical Paper*, 2004.
- [7] L.Hazard, Design of viscoelastic damping for vibration and noise control: modelling, experiments and optimization, PhD Thesis, Structural and Material Computational Mechanics department, Universit´e Libre de Bruxelles, 2006.
- [8] Y. J. S. Hou, X.Wang, Z.Chen, Y.Fan, Optimization of Plate with Partial Constrained Layer Damping Treatment for Vibration and Noise Reduction Advances in Mechanical Engineering, Vol. 2, No. 3, pp. 43-49, 2012.
- [9] X.Qiqiang, C.Zhijian, Vibro-acoustic characteristics of ring-stiffened cylindrical shells using structure reactance improvement, *Journal of Huazhong University of Science and Technology (Natural Science Edition)*, Vol. 1, pp. 116-122, 2012.
- [10] M.Ranjbar, S.Marburg, Fast Vibroacoustic optimization of mechanical structures using artificial neural networks, *International Journal of Mechanical Engineering and Applications*, Vol. 1, No. 3, pp. 64-68, 2013.
- [11] Z.Li, X.Liang, Vibro-acoustic analysis and optimization of damping structure with Response Surface Method, *Materials and Design* Vol. 28, pp. 1999-2007, 2007.
- [12] F.Fahy, P.Gardonio, *Sound and structural vibration*, second ed., pp. 139-142, Oxford: ELSEVIER, 2007.
- [13] S.Marburg, Developments in Structural-Acoustic Optimization for Passive Noise Control, *Archives of computational methods in engineering*, Vol. 9, No. 4, pp. 291-370, 2002.
- [14] Z.Zhang, Y.Chen, X.Yin, H.Hua, Active vibration isolation and underwater sound radiation control, *Journal of Sound and Vibration* Vol. 318, No. 2008, pp. 725-736, 2008.

اتفاق افتاده و لذا بازدهی انتشار کم دارند و چنانچه لبهها آزاد نباشند میزان انتشار باز هم افت میکند. همچنین نحوه توزیع دامنه فشار آکوستیک در سیال نیز وابستگی کامل به شکل مود دارد: در حالی که در مود اول، انتشار تقریباً کروی است، در حوالی مود پنجم در راستای محور آکوستیکی به سمت بیرون ورق، ابتدا دارای یک کاهش شدید تا فاصله 20 سانتی متر و سپس تقریباً ثابت است (شکل 20).

نکته دیگر این که علیرغم تقارن مودها در پاسخ ارتعاشی سازه و توزیع فشار آکوستیک، تقارن در کل محدوده فرکانسی دیده نمی شود که توجیه آن بارگذاری نامتقارن (روی نقطه 9) میباشد.

در مجموع ملاحظه شد روش ارائه شده، تا دقت مناسبی پاسخ سازهای و آکوستیکی را پیشبینی نموده و محاسبات، حجم به مراتب کمتری از اجزا محدود دارند و لذا روش ارائه شده بستر مناسبی برای بهینهسازی میباشد.

در بحث بهینه سازی دو روش جرم متمرکز و نیز جاذب دینامیکی مورد بررسی قرار گرفت که در حالت اول تا 4/9 دسیبل و در حالت دوم تا میزان قابل توجه 20/8 دسیبل کاهش توان صوتی حاصل گردید. ضمناً مشخص شد نقاطی که در مودهای انتخابی (و یا به طور متوسط در محدوده فرکانسی مورد نظر) بیشترین جابجایی را دارند بیشترین تغییرات را در پروسه



شکل 20 روند کاهش دامنه فشار آکوستیکی در امتداد محور آکوستیکی در فرکانسهای 15/3 و 150/3 هرتز