

### Journal of Marine Engineering





# Hydroacoustic and hydrodynamic optimization of a high-skew marine propeller

#### Mohammad Reza Najafi<sup>1\*</sup> 🕩

<sup>1</sup> Assistant Professor, Imam Hossein Comprehensive University; Drmrnajafi@ihu.ac.ir

#### **ARTICLE INFO**

Article History: Received: 21 Dec 2024 Last modification: 17 May 2025 Accepted: 17 Jun 2025 Available online: 19 Jun 2025

Article type: Research paper

Keywords: Reducing propeller noise Hydroacoustic Increasing efficiency Taguchi high skew propeller

#### ABSTRACT

One of the main sources of noise generation from marine vehicles is propellers. The noise generated by propellers can lead to identify by detection systems and have negative effects on marine ecosystems. Researchers have investigated various methods to reduce the noise of marine propellers. However, what is important in practice is the simultaneous reduction of noise with an increase in propeller efficiency, which has received less attention. In this paper, while investigating various geometric parameters in order to achieve an optimal noise-reduced propeller, the increase in propeller efficiency is also addressed. Numerical simulations have been conducted using computational fluid dynamics (CFD) based on the finite volume method and the STAR-CCM+ software. To validate the hydroacoustic and hydrodynamic simulations, a conventional propeller with available data was utilized. The results of this study indicate that the high-skew propeller, after the optimization process, under equal operating conditions, achieved a 1.95% increase in efficiency and a 5.3 dB reduction in noise at the first blade passing frequency compared to the conventional propeller.

ISSN: 2645-8136



DOI:

**Copyright:** © 2025 by the authors. Submitted for possible open access publication under the terms and conditions of the Creative Commons Attribution (CC BY) license [https://creativecommons.org/licenses/by/4.0/]



# بهینهسازی هیدروآکوستیکی و هیدرودینامیکی یک پروانه دریایی اسکیو بالا

## محمدرضا نجفی\*۱ ២

' استادیار، دانشگاه جامع امام حسین (علیه السلام)، Drmrnajafi@ihu.ac.ir

طلاعات مقاله	چکیدہ
<i>اریخچه مقاله:</i> اریخ دریافت مقاله: ۱۴۰۳/۱۰/۰۱ اریخ اصلاح مقاله: ۱۴۰۴/۰۲/۲۷ اریخ پذیرش مقاله: ۱۴۰۴/۰۳/۲۹ اریخ انتشار مقاله: ۱۴۰۴/۰۳/۲۹	یکی از اصلی ترین منابع تولید نویز وسیله های دریایی، پروانه ها هستند. نویز تولید شده از پروانه ها می تواند منجر به شناخته شدن توسط سامانه های آشکارساز شده و تاثیرات منفی بر زیست بوم های دریایی داشته باشد. محققان روش های مختلفی را به منظور کاهش نویز پروانه های دریایی مورد بررسی قرار داده اند. اما آنچه در عمل اهمیت پیدا می کند کاهش نویز همزمان با افزایش بازدهی پروانه است که کمتر مورد توجه
<i>وع مقاله:</i> ىقالە پژوھشى	واقع شده است. در این مقاله صمن بررسی پارامترهای مختلف هندسی به منطور دستیابی به یک پروانه بهینه کاهش نویز یافته، همزمان به افزایش بازدهی پروانه نیز پرداخته می شود. شبیه سازی عددی با استفاده از دینامیک سیالات محاسباتی با تکیه بر روش حجم محدود و نرمافزار +STAR-CCM انجام شده است. به منظور اعتبار سنجی شبیه سازی هیدروآکوستیکی و هیدوردینامیکی از یک پروانه متداول که
<i>ئلمات کلیدی:</i> کاهش نویز پروانه عیدروآکوستیک فزایش بازدهی اگوچی	دادههای آن موجود میباشد، استفاده شده است. نتایج در این تحقیق نشان میدهد پروانه اسکیو بالا پس از بهینهسازی انجام شده، در شرایط کارکردی برابر، سبب افزایش بازدهی به میزان ۱/۹۵ درصد و همچنین کاهش نویز تولیدی ۵/۳ دسیبل در فرکانس عبوری پره اول نسبت به پروانه متداول شده است.
روانه اسكيو بالا	

ISSN: 2645-8136



**حق نشر:** © ۲۰۲۵ توسط نویسندگان. این اثر برای انتشار با دسترسی آزاد، تحت شرایط و ضوابط مجوز (CC BY) ارسال شده است.

DOI:

۱ – مقدمه

امروزه کاهش نویز سیستم رانش شناورها به عنوان یکی از اصلی ترین منابع تولید نویز [1] مورد توجه طراحان قرار گرفته است[2]. کاهش نویز پروانهها می تواند نویز کلی شناور را بطور چشمگیری کاهش دهد[3]. از روش های مختلفی به منظور کاهش نویز پروانهها استفاده شده است. استفاده از پوشش دهی پروانهها [6-4]، بارگذاری نوک پرهها [9-7]، خم کردن نوک پره بصورت منحنی به سمت سطح مکش پره [11-10]، اصلاح توپی پروانه[13-12]، استفاده از داکت حول پروانه [15-14] و به تاخیر انداختن کاویتاسیون[16] تنها بخش از روش هایی است که به منظور کاهش نویز پروانهها مورد استفاده قرار می گیرد.

برتتا و همکاران [17] یک پروانه CLT را به دو روش عددی RANSE و روش شبکه پتانسیل (panel method) و تست حوضچه کشش و تونل کاویتاسیون مورد بررسی و مطالعه قرار دادند. نتایج عددی و آزمایشگاهی آنها نشان داد که این پروانه می-تواند علاوه بر کاهش نویز، باعث کاهش پدیده کاویتاسیون نیز گردد. سانچز و همکاران[18] به بررسی عددی تاثیر دو پارامتر اندازه انحنای لبه پشتی پره و زاویه فلپ (زاویه خم نوک) بر عملکرد پروانههای با نوک خم (وینگلت) با استفاده از معادلات RANS پرداختند. نتایج این مقاله نشان میدهد افزایش اندازه انحنای پره باعث کاهش ضریب تراست و افزایش بازدهی پروانه می شود. همچنین افزایش زاویه فلپ (زاویه خم نوک) باعث کاهش نویز، ضریب تراست و بازدهی پروانه میشود. آیانیلو و همکاران[19] در پژوهشی به بررسی عددی و تجربی برای یک شناور با پروانه CLT پرداختهاند. نتایج در این پژوهش نشان میدهد شبیه سازی عددی با درصد خطای کمی نویز تولیدی را پیشبینی کرده است. گاگرو و همکاران[20] به بهینه سازی پروانه با نوک کج) با استفاده از الگوریتم بهینه سازی پارتو ( Pareto designs) بر اساس محیط modeFRONTIER به منظور بهبود بازدهی و رفتار کاویتاسیون و نویز پروانه پرداختند. ژو و گو[21] پروانه وینگلت را با روش عددی Large Eddy) LES Simulation) شبیه سازی و بررسی کردند. نتایج در این مقاله نشان میدهد که قدرت ورتکس نوک توسط وینگلت تضعیف می-شود. بنابراین، وجود کجی در نوک پره منجر به کاهش حجم بخار می شود که به نوبه خود باعث کاهش کاویتاسیون ورتکس نوک پره می گردد. کهر و همکاران [22] بر روی کاویتاسیون تشکیل شده بر

روی پروانههایی که داری شفت زاویه دار می باشند، پرداختند. آنها ۴ حالت هندسه جدید بر مبنای هندسه اصلی پروانه CLT ایجاد کرده و سپس اثر زاویه diffused را بررسی کردند. اگر پروانه دارای شفت زاویه دار باشد می تواند بر روی کاویتاسیون تشکیل شده پروانه اثر گذار باشد و آن را کاهش دهد. گائو و همکاران [23] به بررسی عددی و مقایسه عملکرد هیدرودینامکی و کاویتاسیون گردابی نوک یک پروانه معمولی و ۵ پروانه وینگلت (نوک کچ) پرداختهاند. تفاوت این ۶ پروانه فقط تغییرات زاویه ریک Angle که کجی نوک پرهها بوده است. نتایج این مطالعه نشان می دهد که کجی نوک پره به ندرت بر روی بازدهی پروانه تاثیر می گذراند. در این پژوهش به خوبی نشان می دهد اختلاف فشار در ناحیه پر فشار و کم فشار پروانه وینگلت کمتر از پروانه معمولی می باشد، دلیل آن هم افت کمتر فشار در ناحیه کم فشار پروانه وینگلت نسبت به پروانه معمولی می باشد، در نتیجه ضریب تراست پروانه با افزایش زاویه ریک نوک پره کاهش می یابد.

یکی از روشها جهت کاهش نویز تولیدی پروانه، تغییرات در زاویه اسکیو میباشد. در این مقاله به طراحی پروانه اسکیو بالا به صورت دو هدفه کاهش نویز تولیدی و افزایش بازدهی پرداخته شده است. در ادامه به مروری بر پژوهشهای انجام شده پروانه اسکیو بالا پرداخته میشود:

گرجی و همکاران[24]، اثر تغییرات زاویه ریک و اسکیو را بر روی نویز پروانه بررسی کردند. نتایج نشان میدهد افزایش زاویه اسکیو تا ۴۵ درجه باعث کاهش نویز تولیدی پروانه می شود. همچنین افزایش زاویه ریک باعث کاهش نویز تولیدی می شود. ولی افزایش این دو پارامتر باعث کاهش بازدهی و تراست پروانه هم میشود. گارام و همکاران[25]، به بررسی نویز و کاویتاسیون نوک دو پروانه اسکیو بالا با زاویه اسکیو ۱۷و ۳۸ به صورت عددی و تجربی پرداختهاند. نتایج در این پژوهش نشان میدهد پروانه زاویه اسکیو بالاتر، دارای نویز تولیدی کمتری در فرکانسهای مختلف بوده ولی افزایش زاویه اسکیو باعث کاهش ضریب تراست پروانه می شود. هادی پور و همکاران[26]، به منظور پیشبینی نویز یک پروانه اسكيو بالا از معادلات فاكس ويليمامز-هاوكينگز (FW-H) استفاده کردهاند. نتایج در این پژوهش نشان میدهد با افزایش بارگذاری بر روی پره پروانه مقدار نویز پروانه بیشتر می شود. همچنین مقدار نویز تولیدی پروانه در قسمت لبه حمله بیشتر از بقیه قسمتهای پروانه میباشد. کوخوان و همکاران[27]، به شبیهسازی عددی و تست تجربی یک پروانه متداول و یک پروانه اسکیو بالا با زاویه اسکیو ۳۰درجه، برای یک زیرسطحی جهت پیش بینی نویز تولیدی پرداختهاند. نتایج در این پژوهش نشان میدهد نویز تولیدی در پروانه اسکیو بالا در جهت محوری نسبت به پروانه متداول کاهش چشمگیری داشته است. ابراهیمی و همکاران[28] تأثیر پارامترهای

هندسی مانند تعداد پرهها، قطر پروانه، نسبت مساحت گسترش یافته و زاویه گام هندسی را مورد بررسی قرار داده و الگوریتم جدیدی برای طراحی بهینه پروانه با در نظر گرفتن ملاحظات هيدروديناميكي و آكوستيكي پيشنهاد دادند. قاسمي و قديمي[29] به منظور دستیابی به بالاترین نیروی رانش ممکن، حداقل گشتاور و راندمان، به بهینه سازی پارامترهای هندسی و هیدرودینامیکی یک پروانه پنج پره در شرایط آب آزاد پرداخته و توانستند پروانه های دارای بازدهی بالاتر از پروانه های معمولی ارائه کنند. ابراهیمی و همکاران[30] عملکرد هیدرودینامیکی یک پروانه سری B پنج پره را در تونل کاویتاسیون مورد ارزیابی قرار دادند. همچنین به منظور استخراج ميزان نويز از دو هيدروفن استفاده نموده و اثرات فشار محیط پروانه و عدد کاویتاسیون بر سطح فشار صدای پروانه را تعیین نمودند. رزاقیان و همکاران[31] تأثیر پارامترهای هندسی، شامل زاویه ریک، نسبت گام هندسی و تعداد پرهها بر عملکرد هیدرودینامیکی و آکوستیکی پروانه، تحت شرایط بدون کاویتاسیون را به صورت عددی مورد بررسی قرار دادند. آنها نشان دادند با افزایش زاویه ریک، نسبت گام هندسی و تعداد پرهها به صورت جداگانه، بازده هیدرودینامیکی در هر نسبت پیشروی کاهش مے یابد.

با ملاحظه پژوهشهای انجام شده در زمینه طراحی پروانههای اسکیو بالا، دراکثر پژوهشها، طراحی پروانه به صورت جزئی و با یک هدف واحد (یا کاهش نویز یا افزایش بازدهی) بررسی شده است. تمرکز بر اثر افزایش زاویه اسکیو و استخراج بهینه ترین هندسه پروانه های اسکیو بالا در کنار جلوگیری از کاهش بازدهی، هدف اصلی این مقاله بوده است. تاکنون پژوهشی برای طراحی پروانههای اسکیو با دو هدف یعنی افزایش راندمان و کاهش نویز تولید به صورت همزمان انجام نشده است. در این پژوهش معادلات انتشار نویز به اختصار توضیح داده شده و سپس شبیهسازی آن موجود می باشد، مورد بررسی و اعتبارسنجی قرار گرفته است. آن موجود می باشد، مورد بررسی و اعتبارسنجی قرار گرفته است. پس از بررسی پارامتریک و بهینهسازی پروانه اسکیو بالا، عملکرد پروانهها است، بررسی و با یک پروانه متداول سری $\mathbf{B}$  در شرایط میدرودینامیکی و هیدروآکوستیکی که از ویژگیهای بارز این نوع از پروانهها است، بررسی و با یک پروانه متداول سری $\mathbf{B}$  در شرایط

#### ۲ - روش حل و معتبرسازی شبیهسازی ۱-۲- معادلات حاکم

لایتهیل (Lighthill) با استفاده از روابط اصلی حاکم بر جریان سیال یعنی روابط پیوستگی و مومنتوم، معادله کلی تولید صوت از ناشی از تنش برشی سیال را استخراج کرد [32]. یکی از حلهای ساده تحلیلی که برای معادله لایتهیل ارائه شده است، حل انتگرالی

آن است. این روش حل نخستین بار توسط فوکس ویلیامز و دیوید هاوکینگز [33] پیشنهاد شده است.

$$\rho(x,t)$$

$$=\frac{1}{4\pi c^2}\rho_0\frac{\partial^2}{\partial x_i\partial x_j}\int_{\Omega}\frac{T_{ij}(y,t-\frac{|x-y|}{c})}{|x-y|}dy \qquad (1)$$

که در این رابطه،  $\Omega$  دامنه انتگرالگیری روی حجمی است که آشفتگی در آن باعث ایجاد نویز میگردد

فشار آکوستیکی کل به دو مؤلفه فشار ضخامتی  $p'_T$  و فشار بارگذاری  $p'_L$  تقسیم می شود. نویز ضخامتی ناشی از جابجایی سیال در اثر حرکت جسم درون سیال است .پدیده دیگری که در اثر حرکت جسم درون سیال ایجاد می شود، توزیع فشار مثبت و منفی بر سطوح پشت و روی جسم می باشد. در واقع این توزیع فشار منشا اصلی ایجاد تراست در پروانه ها می باشد. به دلیل این اختلاف فشار در دو طرف جسم، یک منبع نویز دو قطبی ایجاد می شود که به آن نویز بارگذاری گفته می شود. بنابراین نویز کل ناشی فقط ناشی از منابع تک قطبی (نویز ضخامتی) و منابع دو قطبی (نویز بارگذاری) است. این مؤلفه ها از روابط زیر محاسبه می شود:

$$4\pi P_{T}'(x,t) = \int_{s} \left[ \frac{\rho(\dot{U}_{n} + U_{n})}{r(1 - M_{r})^{2}} \right]_{ret} ds + \int_{s} \left[ \frac{\rho u_{n}(r\dot{M}_{r} + cM_{r} - cM^{2})}{r^{2}(1 - M_{r})^{3}} \right]_{ret} ds$$

$$4\pi P'(x,t)$$
(7)

$$= \frac{1}{c} \int_{s} \left[ \frac{\dot{L}_{r}}{r(1 - M_{r})^{2}} \right]_{ret} ds$$
  
+  $\frac{1}{c} \int_{s} \left[ \frac{L_{r} - L_{M}}{r^{2}(1 - M_{r})^{2}} \right]_{ret} ds$  (°)  
+  $\frac{1}{c} \int_{s} \left[ \frac{L_{r}(r\dot{M}_{r} + cM_{r} - cM^{2})}{r^{2}(1 - M_{r})^{3}} \right]_{ret} ds$ 

که C سرعت صوت در سیال ،  $\rho$  چگالی سیال، r فاصله منبع صوت و ناظر، M عدد ماخ،  $M_r$  تصویر بردار ماخ بر روی بردار نرمال یکه  $(\bar{x}, z)$  زمان و مکان ناظر، p فشار هیدرودینامیکی، n بردار نرمال یکه سطح،  $\bar{x}$  سرعت منبع نویز واقع شده روی سطح صلب و  $\bar{v}$  سرعت منبع جریان (در صورت صلب بودن جسم، سرعت جریان و سرعت منبع برابر است.) تعریف می شوند. پارامترهای رابطه (۲) و (۳) به صورت زیر تعریف می شود:

$$U_i = (1 - \frac{\rho}{\rho_0})\nu_i + \frac{\rho u_i}{\rho_0} \tag{(f)}$$

$$L_i = P_{ij}\hat{n}_i + \rho u_i(u_n - \nu_n) \tag{(a)}$$

با توجه به تراکمناپذیر بودن آب در اعداد ماخ پایین،  $\rho$  با  $\rho_0$  برابر است. همچنین، با توجه به اینکه پروانه بصورت صلب در نظر گرفته میشود، مقدار سرعت برخورد جریان به پروانه (v) و سرعت منبع صوت (u) با هم برابر است. بنابراین خواهیم داشت:

$$U_i = v_i \tag{(?)}$$

$$L_i = P_{ij}\hat{n}_i \tag{Y}$$

#### ۲-۲- استقلال از شبکه

برای اعتبارسنجی حل، از تست تجربی پروانه DTMB4119، ۳ پرهای استفاده شده است[34]. شکل زیر ابعاد و شرایط دامنه محاسباتی در شبیهسازی را نشان میدهد. در این مطالعه، فاصله مرز ورودی از پروانه، مرز خروجی و دیوارههای جانبی دامنه با توجه به دستورالعمل ITTC ، تعیین شده است [35]، و حساسیت به این ابعاد در مراحل اولیه شبیهسازی بررسی شده است.



شکل ۱ ابعاد و شرایط دامنه محاسباتی

برای شبکهبندی ناحیه محاسباتی از شبکهبندی سازمان یافته در نرمافزار +STAR-CCM استفاده شده است. اندازه شبکه در محلهایی چون نزدیک جسم، درون ناحیه چرخان و همچنین ناحیه پشت جسم ریزتر میشود. همچنین فاصله اولین شبکه محاسباتی از دیواره ۰/۰۰۵میلیمتر و تعداد شبکههای داخل لایه مرزی ۲۲ شبکه در نظر گرفته شده است. شکل ۲ شبکهبندی دامنه محاسباتی و بر روی سطح پروانه را نشان میدهد.



شکل ۲ شبکهبندی بر روی پروانه و دامنه محاسباتی

شکل ۳ کانتور +Y بر روی سطح پروانه در شبیهسازی را نشان میدهد. مقدار Y+ در نزدیک دیواره کمتر از ۱ میباشد.



شکل ۳ کانتور +Y بر روی سطح پروانه

شکل ۴ نتایج مربوط به بررسی استقلال شبیه سازی از شبکه بندی را نشان می دهد، که در آن تغییرات مقادیر پارامترهای مهم (ضریب تراست و گشتاور) در شبکه های مختلف مقایسه شده است. این بررسی به منظور اطمینان از صحت نتایج و کاهش تاثیرات ناشی از اندازه و تراکم شبکه بندی انجام شده است.



شکل ۴ بررسی استقلال از شبکه (الف) ضریب تراست (ب) ضریب گشتاور

به منظور اطمینان از صحت بررسی استقلال از شبکه از روش همگرایی شبکه (Grid Convergence Index) نیز (جدول ۱) استفاده شده است. این روش توسط کلیک و همکاران ارائه شده،

که جزئیات فرمولبندی این روش در مرجع [36]، آورده شده و در این جا بصورت خلاصه اشاره می شود.

جدول ۱ خطای گسستهسازی شبیهسازی بر اساس روش همگرایی شبکه (GCI)

رار امتر	ضريبتراست	ضريب گشتاور
<u>پار،متر</u>	КТ	10KQ
$m{N}_1$ نعداد شبکه (ریز)	07.77	07.77
تعداد شبکه (متوسط)N <sub>2</sub>	3120055	8117055
تعداد شبکه (درشت) <b>N</b> 3	17997.7	17997.7
$r_{ m 21}$ سبت اندازه شبکهبندی ریز $r_{ m 21}$	١/١٧٩٩	1/1799
سبت اندازه شبکهبندی	1/8500	1/8504
درشت r <sub>32</sub>		
$arphi_1$ جواب شبکهبندی ریز	•/٢٩۴۵	٠/٤٦٦٥
$oldsymbol{arphi}_2$ جواب شبکهبندی متوسط	•/٢٩٥٢	•/٤٦٨٢
$oldsymbol{arphi}_3$ جواب شبکهبندی در شت	۰/۲۸۳۹	./٤٥٢١
نسبت ظاهری <b>p</b>	۱۰/۱۳۰۲	٧/٨٩٨٤
$e_a^{21}$ خطای نسبی تقریبی	•/٢١٧٣	•/٣٨٥٩
خطای نسبی برونیابی شدهe <sup>21</sup> ع	•/••••	•/1270
در صد خطای شبکهبندی متوسط 21- م	•/•٦٢٦	•/١٧٩١
$GCI_{Mean}^{21}$		

N تعداد شبکهبندی، h اندازه میانگین شبکه، r نسبت میانگین m مقدار ضریب پیشران و یا گشتاور پروانه،  $\mathfrak{s}$  اختلاف ضریب پیشران و یا گشتاور پروانه،  $\mathfrak{s}$  مرتبه پیشران و یا گشتاور پروانه در اندازه مشهای مختلف و p مرتبه ظاهری است که فرمول آن در زیر ارائه شده است.

$$p = \frac{1}{\ln(r_{21})} \left| \ln \left| \frac{\varepsilon_{32}}{\varepsilon_{21}} \right| + q(p) \right| \tag{A}$$

که :

$$q(p) = ln\left(\frac{r_{21}^p - s}{r_{32}^p - s}\right)$$
(9)

$$s = 10 \, sgn\left(\frac{\varepsilon_{32}}{\varepsilon_{21}}\right) \tag{(1)}$$

که در آن، فاکتور r برای سه شبکه مختلف، یعنی (۱) ریز، (۲)  $r_{32} = \frac{h_3}{h_2}$ ,  $r_{21} = \frac{h_2}{h_1}$ متوسط و (۳) درشت  $h_i$  مقدار میانگین اندازه شبکه که از تعداد شبکه ( $N_i$ ) و دامنه محاسباتی تعیین

 $\varepsilon_{21} = \varphi_2 - \varphi_1$  میشود) میباشد. پارامتر  $\varepsilon$  به صورت  $\varphi_1$  مورت (در اینجا  $\varepsilon_{32} = \varphi_3 - \varphi_2$  است که در آن  $\varphi_i$  نشاندهنده جواب (در اینجا - می -  $\varepsilon_{32} = \varphi_3 - \varphi_2$  است. که در آن  $\kappa_i$  نشاندهنده جواب (در اینجا  $K_T = e_{ext}^{(22)}$ ) روی تعداد شبکهبندی مورد بررسی است. حال می توان خطای نسبی تقریبی  $(e_a^{32})$ ، خطای نسبی برونیابی  $(e_{ext}^{32})$ ضریب همگرایی شبکه GCI بصورت زیر بدست می آید.

$$e_a^{32} = \frac{\varphi_2 - \varphi_3}{\varphi_2}$$
(11)

$$e_{ext}^{32} = \frac{\varphi_{ext}^{23} - \varphi_2}{\varphi_{ext}^{23}}$$
(17)

$$GCI_{Mean}^{32} = \frac{1.25e_a^{32}}{r_{32}^p - 1} \tag{17}$$

مقدار GCI شبکهبندی متوسط برای ضریب پیشران و ضریب گشتاور پروانه در ضریب پیشروی ۱/۵ بهترتیب ۰/۱۷۹۶ و ۰/۱۷۹۰ درصد که مقدار مطلوبی هستند و برای محاسبات قابل قبول میباشد. با توجه به نتایج بدست آمده از شبکهبندی با تعداد مش ۲/۲ میلیون در شبیهسازیها استفاده شده است.

#### ۳-اعتبارسنجی شبیهسازی

شکل ۵ مقایسه نتایج عملکرد هیدرودینامکی تجربی و شبیهسازی عددی پروانه DTMB4119 در آب آزاد را نشان میدهد. همچنین درصد خطای ضرایب هیدرودینامیکی (تراست، گشتاور و بازدهی) نسبت به آزمایش تجربی در شکل ۶ نشان داده شده است. مشاهده میشود نتایج شبیهسازی با درصد خطای کمتر از ۴ درصد نسبت به نتایج تجربی بدست آمده است، که مطلوب میباشد. اختلاف درصد خطا میان شبیهسازی عددی و آزمایش تجربی میتواند ناشی از سادهسازیهای عددی، کیفیت مش بندی (با توجه به محدود بودن سیستم محاسباتی)، شرایط محیطی متفاوت و یا خطای اندازه گیری در دادههای تجربی، باشد.



شکل ۵ مقایسه عملکرد هیدرودینامیکی نتایج تجربی و عددی پروانه1119 [34] DTMB [119



شکل ۶ مقایسه درصد خطای نتایج تجربی و شبیهسازی عددی یروانه(DTMB4119 [34]

#### ۴- نتایج

#### ۴-۱- معرفی پروانه مرجع و شرایط کارکردی

به منظور مقایسه عملکرد پروانهها، یک پروانه متداول (یک پروانه سریB) به عنوان پروانه مرجع انتخاب شده و مشخصات آن در جدول ۲ آمده است.

بروانه مرجع	مشخصات	۲	جدول
-------------	--------	---	------

مش <i>خص</i> ات	مقدار
نوع	سری B
قطر (ميليمتر)	۲۲.
تعداد پره	٣
نسبت قطر هاب به قطر پروانه (d/D)	•/٢
نسبت میانگین پیچ به قطر پروانه (P/D)	۲/۰۳
( $A_E/A_O$ ) نسبت سطح گسترش یافته	۰/۳۵

زیرسطحی با مشخصات جدول ۳ جهت بررسی و طراحی پروانه انتخاب شده است[37].

جدول ۳ مشخصات هندسی زیرسطحی

مش <i>خص</i> ات	مقدار
طول کل [ <i>m</i> ]	۴/۳۵۶
طول بین دو عمود [m]	4/781
بيشينه قطر بدنه [m]	• /۵ • ۸
مركز بويانسي [m]	۴۶۲۱/۰ برابر طول کل
$[m^3]$ حجم جابهجایی	• /¥• A
$[m^2]$ سطح خیس شدہ	۵/۹۹۸

شکل ۷ نمودار برخورد مقاومت بدنه زیرسطحی و تراست تولیدی پروانه را نشان میدهد. با توجه به شکل ۷ نمودار مقاومت بدنه زیرسطحی و تراست تولیدی پروانه در سرعت ۸/۵ نات به هم برخورد میکنند. سرعت طراحی نهایی کمی عقبتر از برخورد دو نمودار یعنی سرعت ۸ نات (Vs=8 knot) انتخاب شده است.



شکل ۷ نمودار مقاومت بدنه زیرسطحی و تراست تولیدی پروانه در سرعتهای مختلف

متوسط سرعت ویک ورودی در سرعت ۸ نات در محل پروانه ۲/۸۲ متربرثانیه (V<sub>A</sub>=2.82 m/s) میباشد(شکل ۸). در نتیجه از این سرعت ورودی در شبیهسازیهای آب آزاد استفاده میشود.



شکل ۸ سرعت ویک ورودی به پروانه در محل پروانه

با مشخص شدن سرعت جریان ورودی V<sub>A</sub>، دور چرخش پروانه n و همچنین قطر D پروانه ضریب پیشروی کارکردی پروانه بدست میآید.

$$\begin{cases} V_A = 2.82 \ m/s \\ n = 1500 \ rpm = 25 \ rps \quad \rightarrow J = \frac{V_A}{n.D} \\ D = 22 \ cm \\ \rightarrow J = \frac{2.82}{25 * 0.22} = 0.513 \end{cases}$$
(14)

با انجام شبیهسازی پروانه در ضریب پیشروی (J=0/513)، پروانه مرجع ۳۵۷ نیوتن تراست تولید میکند همچنین بازدهی پروانه ۵۱/۶ درصد میباشد.

#### ۲-۴- بررسی پارامتریک تغییر زاویه اسکیو

در این بخش تاثیرات زاویه اسکیو بر روی بازدهی و نویز پروانه (مرجع) بررسی شده است. با توجه به مرور و مطالعه پژوهشهای انجام شده، شش زاویه (۹۰-۷۲-۵۴-۳۶- درجه) برای زاویه اسکیو پروانه انتخاب گردیده است. زاویای اسکیو انتخابشده در این پژوهش بر اساس مطالعات انجامشده و همچنین پروانههای ساخته شده اسکیو بالا و با در نظر گرفتن محدوده زوایای معمول این نوع پروانه ها تعیین شده است. این زوایا، به گونه ای انتخاب شدهاند که علاوه بر حفظ قابلیت عملیاتی و ساختاری، تغییرات تدریجی و منطقی در پارامترهای طراحی ایجاد کنند تا اثر دقیق زاویه اسکیو بر عملکرد پروانه در شرایط مختلف بهخوبی تحلیل شود. مشخصات هندسی تمام پروانهها یکسان اما با اسکیو متفاوت هستند. مشخصات پروانهها در جدول ۴ ارائه شده است. در این بخش نرخ تغییر زاویه اسکیو پروانه در شعاعهای مختلف خطی در نظر گرفته شده است. هندسهها پروانه و اعمال تغییرات هندسی مورد نیاز در این تحقیق با استفاده از نرمافزار PropCad انجام شده است. با انجام شبیهسازی آب آزاد پروانهها، دادههای عملکرد هیدرودینامیکی آب آزاد پروانهها با تراست برابر در جدول ۴ ارائه شده است. لازم به ذکر است مقایسه تمام پروانهها در شرایط تراست برابر انجام شده است.

جدول ۴: نتایج عملکرد هیدرودینامیکی پروانه با زاویه اسکیو متفاوت در تراست برابر

10KQ	Eta تغييرات	17m	т	. 1	زاويه	
	KI	بازدهی	بازدهی	J	تراسب	اسكيو
•/٣٨٨	•/240	-	۰/۵۱۶	۰/۵۱۳		•
• /۳۸ ۱	•/۲۴۳	+ • /٣٩	۰/۵۱۸	•/۵۱۱		۳۶
•/٣٨٧	•/749	$+ \cdot / \Delta \lambda$	٠/۵١٩	•/۵۱۴	۳۵۸	۵۴
۰ /۳۷ ۱	۰/۲۳۹	+•/\٩	٠/۵۱۷	•/ <b>Δ</b> •Δ		۷۲
۰/۳۶۱	•/٣٣۴	_•/٣٩	۰/۵۱۴	•/۴٩٩		٩٠

با توجه بر اینکه مهمترین و بیشترین نویز تولیدی از پروانه در اولین (BPF1) و دومین (BPF2) فرکانس عبوری پره ایجاد میشود. جهت مقایسه بهتر عملکرد هیدروآکوستیکی پروانهها، سطح فشار صوت تولیدی در این دو فرکانس مقایسه و بررسی میشوند. برای اندازه گیری شدت فشار صوت هیدروفون در فاصله ۱ متر بالای پروانه قرار گرفته شده است. در جدول ۵ نتایج عملکرد هیدروآکوستیکی پروانه با زاویه اسکیو متفاوت ارائه شده است.

جدول ۵ نتایج عملکرد هیدروآکوستیکی پروانه مرجع با زاویه اسکیوهای مختلف در هیدروفون فاصله ۱ متر

تغییرات SPL (dB)	BPF2 شدت صوت SPL (dB)	فرکانس (Hz)	تغییرات SPL (dB)	BPF1 شدت صوت SPL (dB)	فرکانس (Hz)	مدل پروانه
-	97/4	۱۵۰/۲	-	۱۰۵/۶	VD/1	<b>S-0</b>
$+\Delta/\Upsilon$	٩٧/۶	۱۵۰/۸	-•/۴	۱ • ۵/۲	۲۵/۴	S- 36
-٣/٢	٨٩/٢	149/9	$-\Upsilon/\Upsilon$	۱ • ۲/۹	۷۴/۹	S- 54
$+1/\Delta$	१٣/٩	122/8	-۵/۴	۱۰۰/۲	٧۶/٣	S- 72
+1/۲	٩٣/۶	124/1	- <b>۴</b> /۴	۱۰۱/۲	٧٧	S- 90

با ملاحظه به نتایج بدست آمده مشاهده می شود افزایش اسکیو پروانه مرجع تا زاویه ۷۲ درجه سبب افزایش بازدهی در پروانه می شود. همچنین با افزایش اسکیو نویز تولیدی از پروانه هم کاهش می یابد. بهترین زاویه اسکیو از دیدگاه افزایش بازدهی و کاهش نویز تولیدی زاویه اسکیو ۵۴ درجه می باشد که سبب افزایش بازدهی به میزان ۰/۶ درصد از پروانه مرجع و کاهش نویز ۲/۷ دسی بل در اولین فرکانس عبوری پره و ۲/۳ دسی بل در دومین فرکانس عبوری پره شده است. در ادامه پژوهش سه زاویه اسکیو ۳۶، ۵۴ و ۷۲

درجه با استفاده از روش تاگوچی همراه با سایر پارامترها، بررسی میشود تا بهینهترین زاویه اسکیو برای پروانه انتخاب گردد.

#### ۴–۳– بهینهسازی دو هدفه به روش تاگوچی

با توجه به بررسی پارامتریک پارامترها در بخش قبل، در این بخش به بررسی ترکیبی پارامترها و بهینهسازی دو هدفه با استفاده از روش تاگوچی پرداخته میشود.

باتوجه به بدنه مرجع و همچنین با توجه بر اینکه ضریب پیشروی پروانه مرجع در پشت بدنه زیرسطحی ۰/۵۱۳ میباشد. پارامتر گام هندسی پروانه (P/D) هم در روش تاگوچی بررسی شده است، تا بیشترین کارایی پروانه در ضریب پیشروی مورد نظر در پشت بدنه اتفاق افتد و بیشترین کارایی از پروانه گرفته شود. بدین منظور چند P/D جهت بررسی انتخاب می شود.

#### ۴-۳-۱-طراحی آزمایش به روش تاگوچی

به منظور بررسی پارامترها، هر یک با سه اندازه (مقدار) مختلف با سه نوع پروانه مرسوم بر اساس توزیع اسکیو در نظر گرفته شده که در جدول ۶ ارائه شده است.

جدول ۶ مقادیر در نظر گرفته شده در پارامترهای پروانه اسکیو بالا

P/D	نوع نرخ تغییر اسکنو	زاویه اسکیو (درجه)	سطح
۰/٨	B-series	۳۶	١
٠/٨۵	<b>BB</b> -series	۵۴	۲
٠/٩	Cubic	٧٢	٣

روشهای مختلفی برای بررسی تاثیر یک پارامتر وجود دارد. در این پژوهش از روش تاگوچی برای بررسی این سه پارامتر استفاده گردیده است. با توجه به وجود سه پارامتر در سطح بررسی روش تاگوچی ۹ حالت ترکیبی پارامترها پیشنهاد داده است. جدول اورتوگونال تاگوچی و مقادیر آنها برای هر آزمایش در جدول ۷ ارائه شده است.

جدول ۷ جدول اور توگونال و مقادیر پارامترهای پروانه اسکیو بالا در طراحی به روش تاگوچی

P/N	نوع نرخ تغيير	زاويه اسكيو	شماره
170	اسكيو	(درجه)	شبيەسازى
• /A	<b>B</b> -series	۳۶	طراحی ۱
۰/۸۵	<b>BB</b> -series	۳۶	طراحی ۲
٠/٩	Cubic	۳۶	طراحی ۳
۰/۸۵	<b>B</b> -series	۵۴	طراحی ۴
٠/٩	<b>BB</b> -series	۵۴	طراحی ۵

• /٨	Cubic	54	طراحی ۶
۰/۹	<b>B</b> -series	۷۲	طراحی ۷
• /٨	<b>BB</b> -series	۷۲	طراحی ۸
۰/۸۵	Cubic	۷۲	طراحی ۹

#### ۲-۳-۴ ارائه و بررسی نتایج ترکیب پارامترها

در این بخش به ارائه و تحلیل نتایج شبیهسازیهای صورت گرفته شده بر روی ۹ هندسه پروانه با ترکیب پارامترها که مشخصات آن در جدول ۷ آورده شدهاست، پرداخته میشود. این شبیهسازیها همانطور که در بخش قبل نیز توضیح داده شد، در شرایط یکسان با پروانه مرجع و تراست برابر، جهت مقایسه بهتر با پروانه مرجع انجام شده است. در جدول ۸ نتایج عملکرد هیدرودینامیکی ۹ پروانه طراحی شده و مقایسه آن با پروانه مرجع ارائه شده است.

#### جدول ۸ مقایسه عملکرد هیدرودینامیکی پروانه مرجع با ۹ پروانه طراحی شده با ترکیب پارامترها در تراست برابر

10KO	КТ	تغييرات	Eta	т	r ut r	مدل
JUKŲ	K I	بازدهی	بازدهی	J	تراست	پروانه
۰/۳۸۸	۰/۲۴۵	-	۰/۵۱۶	۰/۵۱		مرجع
•/٢۴٧	•/١٨۵	+٣/١	•/۵۳۲	٠/۴۵		طراحی ۱
•/779	•/١٩٩	+۲/۹	•/۵۳۱	٠/۴۵		طراحی ۲
• /٣ • Y	•/515	+ \/٩	•/۵۲۶	•/۴٨		طراحی ۳
• /788	٠/١٩۵	$+\Upsilon/V$	۰/۵۳	•/۴٨		طراحی ۴
•/४९٣	•/٢•۶	$+ \gamma/\lambda$	•/۵۲۵	•/۴٧	۳۵۸	طراحی ۵
۰/۲۳۵	٠/١٧٩	+۲/٩	•/۵۳١	•/۴۴		طراحی ۶
•/778	•/١٩٨	+ \/۴	•/۵۲۳	•/۴۶		طراحی ۷
•/777	•/177	$+\Upsilon/\Delta$	•/۵۲٩	•/۴٣		طراحی ۸
۰/۲۴۵	•/١٨٢	$+ \cdot / \lambda$	٠/۵٢	•/۴۴		طراحی ۹

برای اندازه گیری شدت فشار صوت هیدروفون در فاصله ۱ متر بالای پروانه قرار گرفته شده است. در جدول ۹ نتایج عملکرد هیدروآکوستیکی پروانه مرجع با ۹ پروانه طراحی شده ارائه شده است.

جدول ۹ مقایسه عملکرد هیدروآکوستیکی پروانه مرجع با ۹ پروانه طراحی شده با ترکیب پارامترها در تراست برابر

تغییرات SPL (dB)	BPF2 شدت صوت SPL (dB)	فرکانس (Hz)	تغییرات SPL (dB)	BPF1 شدت صوت SPL (dB)	فرکانس (Hz)	نوع نرخ توزيع اسكيو
-	97/4	۱۵۰/۲	-	۱۰۵/۶	ν۵/١	مرجع
$+\Delta/\Delta$	٩٧/٩	۱۷۲/۹	_•/٩	۱۰۴/۷	٨۶/۵	طراحی ۱
+۴/٣	٩۶/٧	188/V	-1/۵	۱۰۴/۱	٨٣/٣	طراحی ۲
$+\Upsilon/\Upsilon$	٩۵/٧	181/8	- 1 / Y	۱۰۳/۹	<b>λ</b> •/λ	طراحی ۳
$+\Upsilon/\Delta$	१۴/٩	١۶٨/٨	$-\Upsilon/\Upsilon$	۱۰۲/۹	۸۴/۴	طراحی ۴
$+ \cdot / \lambda$	٩٣/٢	۱۶۳/۹	$-\Upsilon/\Upsilon$	۱۰۲/۳	۸۱/۹	طراحی ۵
+•/٩	۹٣/٣	۱۷۵/۹	-۲/۹	۱۰۲/۷	٨٧/٩	طراحی ۶
- 1/Y	۹٠/٧	188/9	-۴/۸	۱۰۰/۸	۸۳/۵	طراحی ۷
+•/٣	٩٢/٧	१४१/٣	-۴/۵	۱۰۱/۱	۸۹ <i>/۶</i>	طراحی ۸
- 1/Y	۹ • /V	۱۷۴/۸	$-\Delta/\lambda$	٩٩/٨	٨٧/۴	طراحی ۹

با ملاحظه به نتایج مشاهده میشود تمام ترکیبهای هندسی استخراج شده از روش تاگوچی باعث افزایش بازدهی و تا حدودی کاهش نویز تولیدی پروانه شدهاند. بهترین و بهینهترین هندسه طراحی شده در ترکیب پارامترها، هندسه شماره ۷ میباشد که سبب افزایش بازدهی پروانه به میزان ۱/۴ درصد و کاهش نویز به میزان ۴/۸ دسیبل در فرکانس عبوری پره اول و ۱/۷ دسیبل در فرکانس عبوری پره دوم شده است. همچنین در این هندسه توان مورد نیاز پروانه از موتور ۱/۴۱ درصد کاهش یافته است که بسیار مطلوب میباشد.

#### ۴-۳-۳-بهینهسازی دو هدفه به روش تاگوچی (افزایش بازدهی و کاهش نویز تولیدی)

در روش بهینهسازی تاگوچی، تنها میتوان سطوح بهینه را فقط برای یک خروجی محاسبه کرد. بنابراین برای بهینهسازی نسبت به سه خروجی به روش تاگوچی باید با روشی پارامترها را باهم ترکیب کرد. هازورا و همکارن در سال ۲۰۱۰ جهت بهینهسازی نسبت به چند خروجی به روش تاگوچی، استفاده از فاکتور وزنی را پیشنهاد کردند [38]. برای استفاده از این روش باید خروجیها به گونهای باشند که هر دو با یک معیار عملکردی بهینه شوند که در این

پژوهش این طور نیست زیرا خروجی بازده هرچه بیشتر باشد بهتر است و خروجی نویز تولیدی پروانه هر چه کمتر باشد بهتر است. در این پژوهش برای این که بتوان خروجیها را با یک معیار عملکردی بررسی کرد، به جای خروجی بازده از خروجی تلفات پروانه (بازده – بررسی کرد، به جای خروجی بازده از خروجی تلفات پروانه (بازده – بررسی کرد، به جای خروجی بازده از مروجی تلفات پروانه (بازده – بررسی کرد، به جای خروجی بازده از مروجی تلفات پروانه (بازده – بررسی کرد، به جای خروجی بازده از مروجی تلفات پروانه (بازده – بررسی کرد، به جای خروجی بازده از مروجی تلفات پروانه (بازده – بررسی کرد، به جای خروجی بازده از مروجی تلفات پروانه (بازده – بررسی کرد، به جای خروجی بازده از مروجی تلفات پروانه (بازده – بررسی کرد، به جای خروجی بازده از مروجی تلفات پروانه (بازده – بررسی کرد، به جای خروجی بازده از مروجی تلفات پروانه (بازده –

جدول ۱۰ مقادیر نرمالسازی شده ترکیب سه خروجی

	مقادیر نرمالسازی شده					خروجى	
TL <sub>i</sub>				نویز BPF2 (dB)	نویز BPF1 (dB)	: 1	شماره
	N <sub>i</sub> 3	N <sub>i2</sub>	N <sub>i1</sub>			تلفات (%)	هندسه
٠/۴٧	١	١	۰/۹۷۵	٩٧/٩	۱ • ۴/۷	۴۶/۸	طراحی ۱
•/499	•/٩٨٨	•/٩٩۴	٠/٩٧٧	٩ <i>۶</i> /٧	1.4/1	48/9	طراحی ۲
•/۴۶۴	•/۹۷۸	•/٩٩٢	٠/٩٨٨	۹۵/۷	۱ • ۳/۹	41/4	طراحی ۳
•/۴۵٩	•/٩۶٩	•/٩٨٣	•/٩٧٩	१۴/१	۱ • ۲/۹	۴۷	طراحی ۴
•/۴۵۵	•/958	•/٩٧٧	•/٩٩	٩٣/٢	۱ • ۲/۳	۴۷/۵	طراحی ۵
•/۴۵۶	•/9۵٣	•/٩٨١	٠/٩٧٧	۹۳/۳	1 • T/Y	48/9	طراحی ۶
•/۴۴۶	•/978	•/٩۶٣	•/११۴	٩ • / ٧	۱۰۰/۸	۴۷/۷	طراحی ۷
۰/۴۵	•/9۴٧	•/٩۶۶	٠/٩٨١	٩٢/٧	1 • 1/1	41/1	طراحی ۸
•/۴۴٣	•/978	•/9۵٣	١	٩ • / ٧	٩٩/٨	۴۸	طراحی ۹

برای تحلیل نتایج، تاگوچی دو روش اصلی پیشنهاد کرده است. روش اول، که به روش استاندارد معروف است، بر اساس محاسبه اثرات فاکتورها و انجام تحلیل واریانس صورت می گیرد. روش دوم که به ویژه برای آزمایشهای همراه با تکرار توصیه می شود، روش نسبت سیگنال به نویز است. در این روش، با بررسی تغییرات نتایج، شرایط بهینه و مؤثرترین شرایط کاری شناسایی می شود. به عبارت دیگر، این نسبت میزان پراکندگی دادهها در اطراف یک مقدار خاص را اندازه گیری می کند. هرچه این نسبت بالاتر باشد، پراکندگی کمتر و اثر آن عامل بر جسته تر خواهد بود.

حال که مقادیر ترکیبی نرمالسازی شده دو خروجی تلفات و نویز تولیدی محاسبه شدهاست، میتوان به با استفاده از معیار مشخصه کیفیت هرچه کمتر، بهتر است، نمودار میانگین نسبت سیگنال به نویز را برای دو مقادیر ترکیبی دو خروجی TL<sub>i</sub> بدست آورد. این نمودار که با استفاده از نرمافزار مینیتب استخراج شده در شکل ۹ آورده شدهاست.



مقدار سیگنال به نویز هر چه بزرگتر باشد آن سطح از پارامترتاثیر مفید برای دستیابی به هدف مورد نظر دارد. همچنین با بررسی شیب این نمودار میتوان به میزان حساسیت جواب نسبت به تغییر سطوح پارامتر مورد نظر دست یافت.

بررسی این نمودار نشان میدهد که به طور کلی زاویه اسکیو بیشترین اثرگذاری را بر روی دو خروجی بازده و نویز تولیدی دارد و دیگر پارامترها به نسبت اثرگذاری کمتری دارند. طبق روش تاگوچی سطوح بهینه به دست آمده از این نمودار، زاویه اسکیو ۷۲ درجه، نرخ تغییر اسکیو Cubic و گام هندسی ۰/۸ میباشد. بنابراین این حالت هندسه وینگلت که از سطوح بهینه به دست آمده است، به عنوان هندسه بهینه از ترکیب دو خروجی در ادامه این تحقیق بررسی خواهد شد.

#### ۴-۴- بررسی و مقایسه هندسه بهینه با پروانه مرجع

با توجه بر پروانههای طراحی شده و بهینهسازی انجام شده، در این قسمت به مقایسه پروانه طراحی ۷ (بدست آمده از ترکیب پارامترها به روش تاگوچی) که بهترین عملکرد را داشته و همچنین پروانه بدست آمده از بهینهسازی (طراحی۱۰) با پروانه مرجع پرداخته شده است. در جدول ۱۱ مقایسه عملکرد هیدرودینامیکی پروانه مرجع با پروانههای طراحی شده با استفاده از بهینهسازی تاگوچی ارائه شده است.

#### جدول ۱۱ مقایسه هیدرودینامیکی پروانه مرجع با پروانه طراحی شده

10KQ	КТ	تغییرات بازدهی	Eta بازدهی	J	تراست	مدل پروانه
•/٣٨٨	•/240	-	•/618	٠/۵١	۳۵۸	پروانه مرجع
•/۲۷۸	•/١٩٨	+1/۴	•/۵۲۳	•/۴۶		طراحی۷ (ترکیب پارامترها)

طراحی۱۰ ۲۱۹ ۰/۲۱۹ + ۱/۹۵ ۰/۵۲۶ ۰/۴۳ (بهینهسازی)

همچنین برای اندازه گیری شدت فشار صوت هیدروفون در فاصله ۱ متر بالای پروانه قرار گرفته شده است. در جدول ۱۲ نتایج عملکرد هیدروآکوستیکی پروانه مرجع با پروانههای طراحی ۷ و ۱۰ ارائه شده است.

جدول ۱۲ مقایسه هیدروآکوستیکی پروانه مرجع با پروانه طراحی شده

	BPF2			BPF1		
تغییرات SPL (dB)	شدت	فرکانس (Hz)	تغییرات SPL (dB)	شدت	فركانس (Hz)	نوع نرخ توزيع اسكيو
	صوت SPL (dB)			صوت SPL (dB)		
-	97/4	۱۵۰/۲	-	۱۰۵/۶	۲۵/۱	مرجع
- <b>\</b> /Y	٩٠/٧	188/9	-۴/λ	۱۰۰/۸	٨٣/۵	طراحی۷ (ترکیب پارامترها)
- 1/λ	٩٠/۶	۱.۸۰/۲	$-\Delta/\Upsilon$	۲۰۰/۳	٩٠/١	طراحی۱۰ (بهینهسازی )

با ملاحظه به نتایج بدست آمده هندسه شماره ۱۰، که هندسه بدست آمده از بهینهسازی، بهترین عملکرد را از منظر هیدرودینامیکی و هیدروآکوستیکی داشته است که خود نشان دهنده کارامد بودن شیوه بهینهسازی به روش تاگوچی میباشد.

این پروانه در مقایسه با پروانه مرجع، سبب افزایش بازدهی پروانه به میزان ۱/۹۵ درصد و کاهش نویز به میزان ۵/۳ دسیبل در فرکانس عبوری پره اول و ۱/۸ دسیبل در فرکانس عبوری پره دوم شده است. همچنین در این هندسه توان مصرفی ۲/۲۱ درصد کاهش یافته است که بسیار مطلوب میباشد. شکل ۱۱ توزیع فشار بر روی سطح پرههای پروانه مرجع و پروانه بهینهشده اسکیوبالا نشان میدهد که مقادیر فشار در نواحی مکشی و فشاری هر دو پروانه در محدوده قابل قبول قرار دارند. همچنین، مقادیر فشار در هر دو سطح از فشار بخار آب بالاتر بوده و در نتیجه، احتمال وقوع پدیده کاویتاسیون در هر دو پروانه بسیار اندک ارزیابی میشود.





الف)پروانه مرجع



ب) پروانه طراحی شده اسکیو بالا

شکل ۱۰ توزیع فشار بر روی سطح پرههای پروانه مرجع و پروانه بهینه شده اسکیو بالا

شکل۱۲ نیز توزیع سرعت در نواحی نزدیک دو پروانه در شرایط کارکردی برابر را نشان میدهد.



الف)پروانه مرجع



ب) پروانه طراحی شده اسکیو بالا شکل ۱۱ توزیع سرعت در نواحی نزدیک دو پروانه در شرایط کارکردی برابر

در نهایت شکل ۱۲ نمایی از پروانه اسکیو بالا (طراحی شماره ۱۰) را پس از بهینه سازی هیدروآکوستیکی و هیدرودینامیکی نشان میدهد.



شکل ۱۲ نمایی از پروانه اسکیو بالا بدست آمده از بهینهسازی هیدروآکوستیکی و هیدرودینامیکی

#### ۵ – نتیجه گیری

در این مطالعه، یک بررسی پارامتریک جامع و بهینهسازی دوهدفه بر روی پروانههای اسکیو بالا انجام شد تا تاثیر پارامترهای مختلف بر عملکرد این پروانهها بررسی و بهینه شود. نتایج نشان داد که با تنظیم مناسب پارامترهای طراحی، میتوان به تعادلی میان افزایش بازدهی و کاهش نویز تولیدی دست یافت. افزایش زاویه اسکیو پروانه گرچه کاهش نویز را به همراه داشت اما پس از زوایه ۵۴ درجه منجر به کاهش بازدهی می شد. تحلیلهای انجام شده نشان داد که بهینهسازی هندسی پروانهها با رویکرد چندهدفه نه تنها بهبود قابل توجهی در بازدهی را به همراه دارد، بلکه نویز تولیدی را نیز به میزان قابل توجهی کاهش میدهد. این نتایج میتواند به عنوان یک راهنمای موثر برای طراحی پروانههای کارآمدتر در پروانه قرار گیرد. در بررسی های صورت گرفته در این مقاله نویز پروانه ۳/۵ دسیبل کاهش و بازدهی ۱۹۵۵ در در این مقاله نویز پروانه ۳/۵ دسیبل کاهش و بازدهی ۱۹۵۵ درصد افزایش یافت و

#### ۶ – فهرست علائم

J	ضریب پیشروی پروانه
$K_T$	ضریب تراست پروانه در آب آزاد
$K_Q$	ضریب گشتاور پروانه در آب آزاد
n	دور چرخش پروانه
D	قطر پروانه
$V_A$	سرعت جریان ورودی به پروانه
Ν	تعداد شبکه
GCI	شاخص همگرایی شبکه
BPF	فرکانس عبوری پره
SPL	سطح شدت صوت

Proceedings of the Third International Symposium on Marine Propulsors, Smp2013, Launceston, Tasmania, Australia, 2013.

- [14] F. Chekab, M. Amin, M. Ghadimi, A. Zamanian, A. Norouzi, and H. Hashem, "Investigating the effects of increasing blade number and using a duct on reducing non-cavitation noise of submerged propellers," *Journal of the Iranian Society of Acoustical Engineering*, vol. 2, no. 1, pp. 16–23, 2014(in persian).
- [15] S. Mirzazadeh, "Design and construction of an optimized geometric section to increase the efficiency of propulsion systems," M.S. thesis, Sharif Univ. Technol., Tehran, Iran, 2013(in persian).
- [16] "O. A. A. Asimakopoulos and P. Kaklis, 'Effects of propeller geometry on cavitation,' University of Strathclyde, 2016.".
- [17] D. Bertetta, S. Brizzolara, E. Canepa, S. Gaggero, and M. Viviani, "EFD and CFD characterization of a CLT propeller," *Int. J. Rotating Mach.*, vol. 2012, 2012, doi: 10.1155/2012/348939.
- [18] A. Sánchez-Caja, J. González-Adalid, M. Perez-Sobrino, and I. Saisto, "Study of End-Plate Shape Variations for Tip Loaded Propellers Using a RANSE Solver," in 29th Symposium on Naval Hydrodynamics, 2012, no. August.
- [19] S. Ianniello, R. Muscari, and A. Di Mascio, "Ship underwater noise assessment by the acoustic analogy, part III: Measurements versus numerical predictions on a full-scale ship," *J. Mar. Sci. Technol.*, vol. 19, no. 2, pp. 125–142, 2014, doi: 10.1007/s00773-013-0228-z.
- [20] S. Gaggero et al., "A Design by Optimization of Tip Loaded Propellers," in Fourth International Symposium on Marine Propulsors smp'15, 2015, no. June.
- [21] W. Zhu and H. Gao, "A numerical investigation of awinglet-propeller using an LES model," J. Mar. Sci. Eng., vol. 7, no. 10, 2019, doi: 10.3390/jmse7100333.
- [22] Y. Kehr, H. Xu, and J. Kao, "On the development and verification of diffused endplate propeller," in *Sixth International Symposium on Marine Propulsors smp'19*, 2019, no. May.
- [23] H. Gao, W. Zhu, Y. Liu, and Y. Yan, "Effect of various winglets on the performance of marine propeller," *Appl. Ocean Res.*, vol. 86, no. January, pp. 246–256, 2019, doi: 10.1016/j.apor.2019.03.006.
- [24] M. Gorji, H. Ghassemi, and J. Mohamadi, "Effect of Rake and Skew on the Hydrodynamic Characteristics and Noise Level of the Marine Propeller," *Iran. J. Sci. Technol. - Trans. Mech. Eng.*, vol. 43, no. 1, pp. 75–85, 2019, doi: 10.1007/s40997-017-0108-y.
- [25] G. Ku, J. Cho, C. Cheong, and H. Seol, "Numerical investigation of tip-vortex cavitation noise of submarine propellers using hybrid computational hydro-acoustic approach," *Ocean Eng.*, vol. 238, no. August, p. 109693, 2021, doi: 10.1016/j.oceaneng.2021.109693.

P/D
 ۶-۱ علائم یونانی
 η<sub>o</sub>
 بازده آب آزاد
 φ

۷ - مراجع

- D. R. Blidberg, J. C. Jalbert, and M. Ageev, "Solar autonomous underwater vehicle system," in *Oceans Conference Record (IEEE)*, 1997, vol. 2, pp. 833– 840. doi: 10.1109/oceans.1997.624103.
- [2] "John carlton, Marine Propellers and Propulsion. Cambridge: Elsevier, 2019.".
- [3] M. Renilson, R. Leaper, and O. Boisseau, "Hydroacoustic noise from merchant ships-impacts and practical mitigation techniques," in *Proceedings of the third international symposium on marine propulsors, smp*, 2013, vol. 13, pp. 201–208.
- [4] E. Korkut and M. Atlar, "An experimental investigation of the effect of foul release coating application on performance, noise and cavitation characteristics of marine propellers," *Ocean Eng.*, vol. 41, pp. 1–12, 2012.
- [5] M. Atlar, E. J. Glover, M. Candries, R. J. Mutton, and C. D. Anderson, "The effect of a foul release coating on propeller performance," in *International* conference on Marine Science and Technology for Environmental Sustainability (ENSUS 2002), 2002.
- [6] M. R. Bagheri, H. Mehdigholi, M. S. Seif, and O. Yaakob, "An experimental and numerical prediction of marine propeller noise under cavitating and non-cavitating conditions," *Brodogradnja*, vol. 66, no. 2, pp. 29–45, 2015.
- [7] H. Seol, S. Pyo, J.-C. Suh, and S. Lee, "Numerical study of non-cavitating underwater propeller noise," *Noise Vib. Worldw.*, vol. 35, no. 6, pp. 11– 26, 2004.
- [8] R. M. C. Pty, *Reducing underwater noise pollution from large commercial vessels*. International Fund for Animal Welfare, 2009.
- [9] G. Gennaro and J. Gonzalez-Adalid, "Improving the propulsion efficiency by means of Contracted and Loaded Tip (CLT) propellers," 2012.
  [10] P. Andersen, J. Friesch, J. J. Kappel, L.
- [10] P. Andersen, J. Friesch, J. J. Kappel, L. Lundegaard, and G. Patience, "Development of a marine propeller with nonplanar lifting surfaces," *Mar. Technol. SNAME news*, vol. 42, no. 03, pp. 144–158, 2005.
- [11] Elhami, M.R., Najafi, M.R. & Tashakori Bafghi, M. Vibration analysis and numerical simulation of fluid–structure interaction phenomenon on a turbine blade. *J Braz. Soc. Mech. Sci. Eng.* **43**, 245 (2021). https://doi.org/10.1007/s40430-021-02933-6
- [12] H. R. Hansen, T. Dinham-Peren, and T. Nojiri, "Model and full scale evaluation of a 'propeller boss cap fins' device fitted to an Aframax tanker," in Second International Symposium on Marine Propulsors, 2011.
- [13] H. CAI, C. MA, K. CHEN, Z. QIAN, and C. YANG, "An Integrative Design Method of Propeller and PBCF (Propeller Boss Cap Fins)," in
- [26] A. Hadipour, K. A. V. Abadi, H. Khanzadi, and H.

Motahari, "Hydrodynamic analysis of noise propagation by the high skew marine propeller working in non-uniform inflow," *Int. J. Appl. Mech. Eng.*, vol. 26, no. 1, pp. 104–121, Mar. 2021, doi: 10.2478/ijame-2021-0007.

- [27] K. Yu, D. Park, J. Choi, H. Seol, I. Park, and S. Lee, "Effect of skew on the tonal noise characteristics of a full-scale submarine propeller," *Ocean Eng.*, vol. 276, no. February, p. 114218, 2023, doi: 10.1016/j.oceaneng.2023.114218.
- [28] Ebrahimi, A., Razaghian, A. H., Seif, M. S., Zahedi, F., & Nouri-Borujerdi, A. (2019). A comprehensive study on noise reduction methods of marine propellers and design procedures. *Applied Acoustics*, 150, 55-69.
- [29] Ghasseni, H., & Ghadimi, P. (2011). Numerical analysis of the high skew propeller of an underwater vehicle. *Journal of Marine Science and Application*, *10*, 289-299.
- [30] Ebrahimi, A., Razaghian, A. H., Tootian, A., & Seif, M. S. (2021). An experimental investigation of hydrodynamic performance, cavitation, and noise of a normal skew B-series marine propeller in the cavitation tunnel. Ocean Engineering, 238, 109739.
- [31] Razaghian, A. H., Ebrahimi, A., Zahedi, F., Javanmardi, M. R., & Seif, M. S. (2021). Investigating the effect of geometric parameters on hydrodynamic and hydro-acoustic performances of submerged propellers. *Applied Ocean Research*, 114, 102773.
- [32] "Lighthill, M. J., (1954), On sound generated aerodynamically. II. Turbulence as a source of sound. Proceedings of the Royal Society of London. Series A. Mathematical and Physical Sciences, 222(1148), p.1-32.".
- [33] "Rienstra, S. W., & Hirschberg, A. An introduction to acoustics. Report IWDE, pp.92-06.".
- [34] S. Sezen and O. K. Kinaci, "Incompressible flow assumption in hydroacoustic predictions of marine propellers," *Ocean Eng.*, vol. 186, no. January, p. 106138, 2019, doi: 10.1016/j.oceaneng.2019.106138.
- [35] ITTC Procedings, "Practical Guidelines for Ship CFD Applications ITTC – Recommended Procedures and Guidelines, section 7.5-03-02-03," in *International Towing Tank Conference*, 2014.
- [36] I. B. Celik, U. Ghia, P. J. Roache, C. J. Freitas, H. Coleman, and P. E. Raad, "Procedure for Estimation and Reporting of Uncertainty Due to Discretization in CFD Applications," *J. Fluids Eng.*, vol. 130, no. 7, pp. 078001–078004, 2008, doi: 10.1115/1.2960953
- [37] M. Renilson, Submarine Hydrodynamics, 2nd ed. Springer International Publishing, 2018. doi: 10.3723/ut.33.137.
- [38] H. Mohamed, M. H. Lee, S. Salleh, B. Sanugi, and M. Sarahintu, "Taguchi Approach for Performance Evaluation of Routing Protocols in Mobile Ad Hoc Networks," *J. Stat. Model. Anal.*, vol. 1, no. 2, pp. 10–18, 2010.