شبیهسازی عددی ضرایب میرایی و جرمافزوده یک شناور زیرسطحی در آب عمیق

آرش شادلاقانی ^۱، شهریار منصورزاده ^{۱*} و محمدعلی بدری^۲ ۱. دانشکده مهندسی مکانیک، دانشگاه صنعتی اصفهان ۲. پژوهشکده علوم و تکنولوژی زیردریا، اصفهان

(دریافت مقاله: ۱۳۹۲/۱۱/۲۱– دریافت نسخه نهایی: ۱۳۹۳/۴/۲۵)

چکیده – تعیین نیروهای هیدرودینامیکی وارد بر شناور، اولین مرحله در طراحی شـناورهای زیرسـطحی اسـت. نیروهـای هیـدرودینامیکی برحسب ضرایب هیدرودینامیکی بیان می گردند. در این مقاله روشی جهت تعیین ضرایب هیدرودینامیک غیر خطی میرایی شرح داده شدهاست. در این روش از محاسبه تغییرات ضرایب درگ و لیفت با زاویه حمله و انحراف جهت تعیین ضرایب میرایی استفاده شدهاست. روش ذکـر شـده، برای تعیین ضرایب میرایی زیردریایی سابوف نیز به کار رفتهاست. در این مقاله همچنین از روشی جدید جهت تعیین ضرایب فر راستاهای طولی و عرضی زیردریایی استفاده شده است. جهت اثبات کارایی این روش، نتایج بهدست آمده با نتایج مشخص موجود بـرای ضـریب جرم افزوده یک کره مقایسه شدهاست. نتایج شبیه سازی عددی با نتایج موجود تجربی برای زیردریایی همخوانی خوبی دارد.

واژگان كليدى: شبيهسازى عددى، ضرايب هيدروديناميك، ضريب ميرايى، جرم افزوده، نرم افزار انسيس-سى اف ايكس.

Numerical Simulation of Damping and Added Mass Coefficients for a Prototype Submersible in Deep Water

A. Shadlaghani¹, Sh. Mansourzadeh^{2*} and M.A. Badri²

Department of Mechanical Engineering, Isfahan University of Technology
 Research Institute for Subsea Science & Technology, Isfahan

Abstract: Estimation of hydrodynamic forces is the first step in the design of submersibles. The hydrodynamic forces are expressed in terms of hydrodynamic coefficients. In this paper, to calculate the damping coefficients a method based on calculation of variation of the Drag and Lift coefficients with angles of attack and drift is described. The method is used to calculate the damping hydrodynamics of the Suboff submarine. A new method is also described in order to calculate the linear added mass coefficients of the submarine in axial and lateral directions. The method is validated by comparing its results with the known results for the added mass coefficient of a sphere. The numerical results agree well with the available experimental results of the submarine.

Keywords: Computational fluid dynamics, hydrodynamics coefficients, damping coefficients, added mass coefficient, ANSYS-CFX.

*: مسئول مكاتبات، پست الكترونيكي:shahriar@cc.iut.ac.ir

فهرست علائم

ضرایب جرم افروده خطی در جهت محورهای مختصات(kg) ضرایب میرایی خطی در جهت x ناشی از	X _ů , Y _ỳ , Z _ŵ	ضریب درگ ضریب لیفت فشار (kgm ⁻¹ s ⁻²)	C _d C _L
حرکت سایر جهات(¹ /kgs)	$\Lambda_{\mathfrak{U}}, \Lambda_{\mathfrak{V}}, \Lambda_{\mathfrak{W}}$	تنش رينولدز (kgms ⁻²)	R _{ij}
ضرایب میرایی غیرخطی در جهت x (kgm ⁻¹)	X_{uu}, X_{uv}, X_{uw}	سرعت (ms ⁻¹)	ų
	علائم يوناني	حاصل ضرب متوسط نوسان سرعتها (تــنش	<u></u>
چگالی (kgm ⁻³)	ρ	رينولدز)	uluj
لزجت دینامیکی (kgm ⁻¹ s ⁻¹)	μ	زوایای اویلر (rad)	θ, φ , ψ
		نیروهای میرایی در جهت محورهـای مختصـات	X,Y,Z
		متصل به بدنه(N)	

۱- مقدمه

امروزه شناورهای زیرسطحی در صنایع مختلف زیردریا، مـوارد استفاده وسیعی دارند. قابلیت کنترل و مانورپذیری شناورها کـه به شدت تحت تأثیر نیروهای هیدرودینامیکی وارده قرار دارنـد. در مرحله طراحی از اهمیت زیادی برخوردار هستند. روشهای مختلفی برای محاسبه نیروهای هیدرودینامیکی وجـود دارد کـه یکی از مهمترین آنها، روش های عددی است. سرعت بالا، دقت مناسب و همچنین ارزان بودن روشهای عـددی در مقایسـه بـا روش های آزمایشگاهی و تحلیلی باعث استفاده روزافزون ایس روش ها در محاسبات هیدرودینامیکی شده است. همچنین در روش های عددی، حساسیت سنجی نیروهای وارد بر شـناور بـا تغییر کمیتهای هیدرودینامیکی و هندسی به آسانی قابل بررسی است. نیروهای هیدرودینامیکی وارد بر جسم توسط مدل رياضي در قالب ضرايب هيـدروديناميكي بيـان مـيشـود. ايـن ضرایب بدون درنظر گرفتن اثرات موج و گردابه شامل ضرایب میرایی و جرمافزوده بوده و به شکل هندسمی جسم، نوع و جهت حركت آن و ساير فرضيات مسأله وابسته است. كارهاي زیادی در زمینه محاسبه ضرایب هیدرودینامیکی به روش عددی و آزمایشگاهی صورت گرفتهاست. بیکر [۱] با استفاده از نرم افزارهای عددی به تخمین نیروی درگ وارد بر بدنه یک

زیردریایی پرداخته است. ژینکسین [۲] نیز اثر نیروی درگ وارد بر یک شناور زیرسطحی هوشمند را مورد بررسی قرار داده است. از دیگر کارهای عددی می توان به شبیه سازی های انجام شده توسط تانگ [۳] و ژانگ [۴] اشاره کرد. ایوب و همکاران [۵]، به کمک نرم افزار فلوئنت جریان اطراف یک شناور زیرسطحی را با درنظر گرفتن سه طول متفاوت برای این شناور در حرکت دائم تحلیل کردند و تأثیر این تغییرات را بر روی نیروی درگ، مورد بررسی قرار دادند. چاز [۶] نیز در پایان امه نیروی درگ، مورد بررسی قرار دادند. چاز [۶] نیز در پایان امه زیران به بر ضرایب درگ را مورد بررسی قرار داده است. از پروانه بر ضرایب درگ را مورد بررسی قرار داده است. از کارهای انجام شده در تعیین ضرایب جرم افزوده به روش مناور های زیرسطحی است که توسط فیلیپس [۷] و لی [۸] انجام شده است.

۲ – معادلات حاکم

معادلات ناویر ⊣ستوکس اغتشاشی حاکم بر جریان سیال اطراف یک شناور زیرسطحی، بهصورت معادلات متوسطگیری شده رینولدز ^۱ بیان میشوند. در این معادلات، متغیرهای جریان به دو

شكل ۱- شكل شماتيك زيردريايي سابوف

جدول ۱– ابعاد هندسی زیردریایی مورد بررسی در آزمایشگاه

د– تيلور [٩]	د يو يا
۴/۳۵۶متر	طول کل
۸ • ۵/ • متر	قطر ماكزيمم
۷۱۸/۰مترمکعب	حجم کل
۶/۳۳ متر مربع	مساحت خيس شده

مؤلف متوسط و نوسانی تجزیه شده و سپس در معادلات جایگزین میشوند. این معادلات با فرض تراکمناپذیری و همدما بودن سیال، بهصورت زیر بیان میشوند:

$$\frac{\partial \overline{u}_i}{\partial x_j} = 0 \tag{1}$$

$$\rho \left(\frac{\partial \overline{u}_{i}}{\partial t} + \overline{u}_{k} \frac{\partial \overline{u}_{i}}{\partial x_{k}} \right) = -\frac{\partial \overline{p}}{\partial x_{i}} + \frac{\partial}{\partial x_{j}} \left(\mu \frac{\partial \overline{u}_{i}}{\partial x_{j}} \right) + \frac{\partial R_{ij}}{\partial x_{j}}$$
(Y)

آخرین جمله سمت راست معادله ممنتـوم (معادلـه (۲)) بیـانگر ماتریس تنشرهای رینولدز است:

$$-\rho \overline{u}_{1}^{\prime} \overline{u}_{j}^{\prime} = \begin{bmatrix} -\rho \overline{u}_{1}^{\prime 2} & -\rho \overline{u}_{1}^{\prime} \overline{u}_{2}^{\prime} & -\rho \overline{u}_{1}^{\prime} \overline{u}_{3}^{\prime} \\ -\rho \overline{u}_{2}^{\prime} \overline{u}_{1}^{\prime} & -\rho \overline{u}_{2}^{\prime 2} & -\rho \overline{u}_{2}^{\prime} \overline{u}_{3}^{\prime} \\ -\rho \overline{u}_{3}^{\prime} \overline{u}_{1}^{\prime} & -\rho \overline{u}_{3}^{\prime} \overline{u}_{2}^{\prime} & -\rho \overline{u}_{3}^{\prime 2} \end{bmatrix}$$
(*)

مقادیر مجهول تنشهای رینولدز توسط روابطی جبری و تجربی که به مدلهای اغتشاشی موسوماند به متغیرهای معلوم جریان مرتبط میشوند. مدلهای اغتشاشی در واقع بین مقادیر مجهول تنشهای رینولدز که در معادلات RANS بوجود آمدهاند و

روش های عددی در مهندسی، سال ۳۳، شمارهٔ ۲، زمستان ۱۳۹۳

مقادیر معلوم جریان مانند سرعت ارتباط برقرار کرده و باعث کاهش تعداد مجه ولات معادلات ناویر استوکس در جریان اغتشاشی میشود. متداولترین مدل های اغتشاشی، مدل های ST و ^TSS هستند. مدل ع-K در گستره وسیعی از اعداد رینولدز در جریانهای خارجی کاربرد دارد. مشکل اصلی این مدل در پیش بینی محل جدایش جریان است. مدل SST، مدل اصلاح شده ۵۰-K (دارای دقت بالا در جریانهای خزشی) است به طوری که از ترکیب این مدل در نزدیک دیواره و مدل ع-K در نواحی دور از دیواره، به دست می آید.

۲-۱- تعريف هندسه

شناور زیرسطحی مورد بررسی، زیردریایی سابوف^۳ بوده که در مؤسسه دیوید-تیلور طراحی شده است. شماتیک این زیردریایی در شکل (۱) نشان داده شده است. کاربرد فراوان و وجود اطلاعات آزمایشگاهی و هیدرودینامیکی این زیردریایی دلیل استفاده از این مدل در مقاله حاضر است [۹]. همانگونه که مشاهده می شود هندسه جسم دارای چهار سطح کنترلی در عقب برای کنترل حرکات سمتی و عمقی و یک برجک در قسمت جلو است. در جدول ۱ ابعاد هندسی آن نشان داده شده است.

۳- ضرایب هیدرودینامیکی نیروی هیدرودینامیکی کل وارد بر جسم را می توان توسط بسط تیلور نیرو برحسب متغیرهای تأثیرگذار بر نیرو نظیر سرعت،



شکل ۲- نحوه حرکت جسم در حرکات همراه با زاویه حمله و انحراف

شتاب، زاویه سطوح کنترلی، شـناوری و جاذبـه در مختصـات متصل به بدنه بهدست آورد [۱۰]:

 $F_{ext} = f(u, v, w, p, q, r, \dot{u}, \dot{v}, \dot{w}, \dot{p}, \dot{q}, \dot{r}, \theta, \phi, \psi, \delta) \tag{(f)}$

در رابطه(۴)، r,q,p,w,v,u بهترتیب مؤلفه های سرعت خطی و سرعت زاویهای در راستاهای y ،x و z است. ř, q, p, w, v, u نیز به ترتیب مؤلفههای شتاب خطے و شــتاب زاویهای مرتبط با مؤلفههای سرعت است. لازم به ذکر است که به حرکت در راستایx ، y و z به ترتیب حرکت سرج^۴ ، سووی^۵ و هيو^٦ گفته می شود. θ, φ, ψ نيز زاويه بين دسـتگاه مختصـات متصل به بدنه و دسـتگاه مرجـع (زمـين) بـوده و δ نيـز زاويـه سطوحکنترلی است. بدون در نظر گرفتن اثر زاویه سطوح کنترلی، نیروی هیدرودینامیکی وارد بر جسم تنها به متغیرهای سرعت و شتاب وابسته است. به این ترتیب ضرایب میرایی با بسط سری تیلور نیرو برحسب سرعت خطی و سرعت زاویهای و ضرایب جرم و ممان افزوده، با بسط نیرو برحسب شتاب خطی و شتاب زاویهای با درنظر گرفتن شش درجه آزادی برای حركت بهدست مى آيد. مشتقات مرتبه اول سرى تيلور ماتريس میرایی، ضرایب خطی و مشتقات مرتبهدوم این ماتریس، ضرايب غيرخطي را تشكيل مي دهند.

با درنظر گرفتن حرکت در صفحات افقی و عمودی (بدون حرکات چرخشی) نیروهای Z,Y,X که در دستگاه مختصات

متصل به بدنه تعريف شدهاند، برحسب متغيرهای سرعت و
شتاب توسط رابطه (۵) بيان می شود:
$$X = X_0 + X_u u + X_v v + X_w w + X_{\dot{u}} \dot{u} + X_{\dot{v}} \dot{v} + X_{\dot{w}} \dot{w} + X_{uu} u^2 + X_{vv} v^2 + X_{ww} w^2 + X_{uv} uv + X_{uw} uw + X_{vw} vw$$

$$\begin{split} Y &= Y_0 + Y_u u + Y_v v + Y_w w + Y_{\dot{u}} \dot{u} + Y_{\dot{v}} \dot{v} + Y_{\dot{w}} \dot{w} + \\ Y_{uu} u^2 + Y_{vv} v^2 + Y_{ww} w^2 + Y_{uv} uv + Y_{uw} uw + Y_{vw} vw \end{split}$$

$$\begin{split} Z &= Z_{0} + Z_{u}u + Z_{v}v + Z_{w}w + Z_{\dot{u}}\dot{u} + Z_{\dot{v}}\dot{v} + Z_{\dot{w}}\dot{w} + \\ Z_{uu}u^{2} + Z_{vv}v^{2} + Z_{ww}w^{2} + Z_{uv}uv + Z_{uw}uw + Z_{vw}vw \end{split}$$

نیروهای ۲۵، ۲۵ و Z۵ توسط شرایط اولیه مشخص میشود. بهعنوان نمونه در رابطه (۵) ضرایب هیدرودینامیک بـهصـورت زیر قابل تعریف هستند:

$$X_{u} = \frac{\partial X}{\partial u}, X_{uu} = \frac{\partial^{2} X}{\partial u^{2}}, X_{\dot{u}} = \frac{\partial X}{\partial \dot{u}}$$
 (9)

۳-۱- ضرایب میرایی

یکی از راههای استخراج ضرایب میرایی غیرخطی، شبیهسازی آزمونهای کشش سرعت ثابت به همراه زاویه انحراف و حمله است. همانگونه که میدانیم نیروی درگ و لیفت برای F_D=0.5pV²A_f و L=0.5pC_LV²A_f و F_D=0.5pV²A_f بیان میشود که V سرعت و A_f مساحت پیشانی جسم است.

زمانی که همانند شکل (۲) جسم با زاویه حمله α نسبت به صفحه افقی و یا به طور مشابه با زاویه انحراف β نسبت به صفحه عمودی حرکت کند، تغییرات ضریب درگ با زاویه α یا β را می توان به صورت یک رابطه سهموی تقریب زد [۱۳]:

$$(C_{\rm D})_{\alpha} = a_{\alpha}\alpha^{2} + b_{\alpha}\alpha + c_{\alpha}$$

$$(C_{\rm D})_{\beta} = a_{\beta}\beta^{2} + b_{\beta}\beta + c_{\beta}$$

$$(V)$$

که در آن a، b و c ضرایبی ثابت بوده و مقادیر آنها برای دو حالت زاویه حمله و انحراف با هم متفاوت است. همچنین شیب نمودار ضریب لیفت برحسب زاویه حمله و انحراف ثیب نمودار ضریب لیفت برحسب زاویه حمله و انحراف بهصورت $\frac{\partial C_L}{\partial \beta} = \frac{\partial C_L}{\partial \alpha}$ و $\frac{\partial C_L}{\partial \beta}$ نشان داده می شود. به صورت $\frac{\partial C_L}{\partial \beta} = \frac{\partial C_L}{\partial \alpha}$ و $\frac{\partial C_L}{\partial \beta} = x$ نشان داده می شود. با فرض کوچک بودن زوایا $\frac{v}{u} = \beta \approx \beta \approx \beta$ a و $\frac{w}{u} = \alpha \approx \alpha$ and به است. در نتیجه نیروی درگ و لیفت در صفحه x-z متصل به جسم به دو مؤلفه نیروی x و z تقسیم می شود که در رابطه (۸) این موضوع نشان داده شدهاست:

که در آن L_x ، D_z ، D_z و L_z مؤلفههای نیروی درگ و لیفت در راستای x و z است که در نتیجه حرکت شناور بازاویه حمله α حاصل شده است. در این حالت توان دوم سرعت در صفحه x-z برابر با $u^2 + w^2$ است.

بهطور مشابه، بـراي حركـت همـراه بـا زاويـه انحــراف β،

روش های عددی در مهندسی، سال ۳۳، شمارهٔ ۲، زمستان ۱۳۹۳

نیروی درگ و لیفت در صفحه x-y به ترتیب به مؤلفههای نیروی L_x , D_y , D_x و L_x تقسیم می شود. در این حالت توان دوم سرعت در صفحه x-y برابر با u^2+v^2 است. رابطه (۹) مؤلفههای نیروی درگ و لیفت را در این حالت نشان می دهد:

$$\begin{split} (D_{x})_{\beta} &= \frac{1}{2} \rho A_{f} C_{D} (u^{2} + v^{2}) \cos \beta \cong \\ &= \frac{1}{2} \rho A_{f} C_{D} (u^{2} + v^{2}) (1 - \frac{\beta^{2}}{2}) \\ D_{y} &= \frac{1}{2} \rho A_{f} C_{D} (u^{2} + v^{2}) \sin \beta \cong \\ &= \frac{1}{2} \rho A_{f} C_{D} (u^{2} + v^{2}) \beta \\ (L_{x})_{\beta} &= -\frac{1}{2} \rho C_{L\alpha} A_{f} V^{2} \beta \cos \beta \cong \\ &- \frac{1}{2} \rho C_{L\alpha} A_{f} (u^{2} + w^{2}) \beta (1 - \frac{\beta^{2}}{2}) \\ L_{y} &= \frac{1}{2} \rho C_{L\beta} A_{f} V^{2} \beta \cos \beta \cong \\ &= \frac{1}{2} \rho C_{L\beta} A_{f} (u^{2} + v^{2}) \beta (1 - \frac{\beta^{2}}{2}) \\ L_{y} &= \frac{1}{2} \rho C_{L\beta} A_{f} (u^{2} + v^{2}) \beta (1 - \frac{\beta^{2}}{2}) \\ &= \frac{1}{2} \rho C_{L\beta} A_{f} (u^{2} + v^{2}) \beta (1 - \frac{\beta^{2}}{2}) \\ &= \frac{1}{2} \rho C_{L\beta} A_{f} (u^{2} + v^{2}) \beta (1 - \frac{\beta^{2}}{2}) \\ &= \frac{1}{2} \rho C_{L\beta} A_{f} (u^{2} + v^{2}) \beta (1 - \frac{\beta^{2}}{2}) \\ &= \frac{1}{2} \rho C_{L\beta} A_{f} (u^{2} + v^{2}) \beta (1 - \frac{\beta^{2}}{2}) \\ &= \frac{1}{2} \rho C_{L\beta} A_{f} (u^{2} + v^{2}) \beta (1 - \frac{\beta^{2}}{2}) \\ &= \frac{1}{2} \rho C_{L\beta} A_{f} (u^{2} + v^{2}) \beta (1 - \frac{\beta^{2}}{2}) \\ &= \frac{1}{2} \rho C_{L\beta} A_{f} (u^{2} + v^{2}) \beta (1 - \frac{\beta^{2}}{2}) \\ &= \frac{1}{2} \rho C_{L\beta} A_{f} (u^{2} + v^{2}) \beta (1 - \frac{\beta^{2}}{2}) \\ &= \frac{1}{2} \rho C_{L\beta} A_{f} (u^{2} + v^{2}) \beta (1 - \frac{\beta^{2}}{2}) \\ &= \frac{1}{2} \rho C_{L\beta} A_{f} (u^{2} + v^{2}) \beta (1 - \frac{\beta^{2}}{2}) \\ &= \frac{1}{2} \rho C_{L\beta} A_{f} (u^{2} + v^{2}) \beta (1 - \frac{\beta^{2}}{2}) \\ &= \frac{1}{2} \rho C_{L\beta} A_{f} (u^{2} + v^{2}) \beta (1 - \frac{\beta^{2}}{2}) \\ &= \frac{1}{2} \rho C_{L\beta} A_{f} (u^{2} + v^{2}) \beta (1 - \frac{\beta^{2}}{2}) \\ &= \frac{1}{2} \rho C_{L\beta} A_{f} (u^{2} + v^{2}) \beta (1 - \frac{\beta^{2}}{2}) \\ &= \frac{1}{2} \rho C_{L\beta} A_{f} (u^{2} + v^{2}) \beta (1 - \frac{\beta^{2}}{2}) \\ &= \frac{1}{2} \rho C_{L\beta} A_{f} (u^{2} + v^{2}) \beta (1 - \frac{\beta^{2}}{2}) \\ &= \frac{1}{2} \rho C_{L\beta} A_{f} (u^{2} + v^{2}) \beta (1 - \frac{\beta^{2}}{2}) \\ &= \frac{1}{2} \rho C_{L\beta} A_{f} (u^{2} + v^{2}) \beta (1 - \frac{\beta^{2}}{2}) \\ &= \frac{1}{2} \rho C_{L\beta} A_{f} (u^{2} + v^{2}) \beta (1 - \frac{\beta^{2}}{2}) \\ &= \frac{1}{2} \rho C_{L\beta} A_{f} (u^{2} + v^{2}) \delta (1 - \frac{\beta^{2}}{2}) \\ &= \frac{1}{2} \rho C_{L\beta} A_{f} (u^{2} + v^{2}) \delta (1 - \frac{\beta^{2}}{2}) \\ &= \frac{1}{2} \rho C_{L\beta} A_{f} (u^{2} + v^{2}) \delta (1 - \frac{\beta^{2}}{2}) \\ &= \frac{1}{2} \rho C_{L\beta} A_{f} (u^{2} + v^{2}) \delta (1 - \frac{\beta^{2}}{2}) \\ &= \frac{1}{2} \rho C_{L\beta} (u^{2} + v^{2}) \delta (1 - \frac{\beta^$$

$$Y = D_y + L_y$$

$$Z = D_z + L_z$$
(1.0)

با جایگزینی روابط (۸) و (۹) در رابطه (۱۰) و استفاده از معادله ضریب درگ در رابطه (۷) و نیز بیان زوایای α و β برحسب سرعتهای خطی و با صرفنظرکردن از عبارات بالاتر از مرتبه دوم، ضرایب غیرخطی مرتبه دو در راستاهای x، y وz را میتوان به صورت زیر بیان کرد:

$$\begin{split} X_{uu} &= \frac{1}{2} \rho A_f(c_\beta + c_\alpha) & Y_{vv} &= \frac{1}{2} \rho A_f(b_\beta) \\ X_{uw} &= \frac{1}{2} \rho A_f(b_\alpha) & Y_{uv} &= \frac{1}{2} \rho A_f(c_\beta + C_{L\beta}) \\ X_{uv} &= \frac{1}{2} \rho A_f(b_\beta) & Z_{ww} &= \frac{1}{2} \rho A_f(b_\alpha) & (11) \\ X_{ww} &= \frac{1}{2} \rho A_f(a_\alpha + \frac{c_\alpha}{2} - C_{L\alpha}) & Z_{uw} &= \frac{1}{2} \rho A_f(c_\alpha + C_{L\alpha}) \\ X_{vv} &= \frac{1}{2} \rho A_f(a_\beta + \frac{c_\beta}{2} - C_{L\beta}) & \end{split}$$



شکل ۳- دامنه حل در نرم افزار ANSYS-CFX

(17)

۳–۲– ضرایب جرمافزوده

نیروی نشان داده شده توسط نیروسنج، دقیقاً در لحظه اعمال شتاب در این حالت با F2 مشخص شود، اختلاف عدد نشان داده شده توسط نیروسنج در این حالت با نیروی نشان داده شده در حالت سرعت ثابت، ناشی از شتاب جسم است، زیرا نیروی درگ در لحظه اعمال شتاب در دو حالت یکسان است. بنابراین:

$F_2-F_1=(m+m_a)a$

که در آنm جرم سیالی است که جسم اشغال کرده و m_a جرم افزوده آن است. با داشتن اختلاف این دو نیرو و نیز شتاب و جرم جسم می توان از رابطه فوق جرم افزوده را در راستای حرکت محاسبه نمود. به این ترتیب با شبیه سازی این حرکات در جهت محورهای مختصات ضرایب افزوده مربوط به هر جهت محاسبه خواهد شد.

۴– شبیهسازی عددی

شبیهسازی عددی بر پایه روش حجم محدود و در نرمافزار ANSYS-CFX صورت گرفته است. شبیهسازی حرکات به وقتی جسمی در سیالی با چگالی قابل ملاحظه دارای حرکت شتابدار باشد، به واسطه شتاب جسم، سيال اطراف آن به حركت درمی آید. بنابراین نیرویی اضافه جهت شتاب دادن به سیال اطراف جسم لازم است. معمولاً براي مشخص كردن اين نيروي اضافی فرض می شود جرم جسم مقداری بیش از جرم اصلی آن است که به این جرم، جرمافزوده گفته میشود. روش عددی استفاده شده در این مقاله جهت محاسبه ضرایب جرمافزوده، به این صورت است که اگر فرض شود جسم به نیرو سنجی متصل شده و در راستای افق در سیال با سرعت ثابت کشیده شود در این صورت نیروئی که نیروسنج اندازه می گیرد برابر بـا نیروی درگ وارد بر جسم بوده که بـا F₁ نشـان داده مـیشـود. حال اگر بهصورت ناگهانی به جسم یک شتاب یکنواخت اعمال شود، در لحظه اعمال شتاب علاوه بر نیروی درگ، نیروسنج نیروی ناشی از شتاب سیال را نیز نشان میدهـد کـه بخشـی از این نیرو ناشی از شتاب خود جسم و بخش دیگر ناشی از شتاب سیال اطراف آن که مرتبط با جرم افزوده است. اگر



شکل ۴- شبکه بندی بی سازمان دامنه حل

صورت حرکت سیال بر روی جسم با کمک شرایط مرزی انجام شده است.

۴-۱- شرایط مرزی

مطابق با شکل (۳)، دامنه حل به شکل یک مکعب مستطیل درنظر گرفته شده است. ابعاد آن به صورتی انتخاب شده است که شرایط آب عمیق برای شبیه سازی بر قرار باشد. ابعاد تعیین شده به نوع حرکت مدل، انحراف خطوط جریان به واسطه حضور جسم، گردابه های تشکیل شده در پشت جسم و غیره بستگی دارد. با توجه به مطالب بالا، شرایط مرزی و فاصله مدل زیر دریایی از قسمت های مختلف دامنه حل به صورت زیر انتخاب شده است:

 ۱) ورودی سرعت ثابت و شتابدار به فاصله یک برابر طول مدل
 ۲) خروجی با فشار استاتیکی صفر به فاصله چهار برابر طول مدل
 ۳) بدنه جسم با شرط دیوار از نوع بدون لغزش
 ۴) دیوارههای جانبی دامنه حل با شرط لغزش آزاد به فاصله
 ۴) دیوارههای جانبی دامنه حل با شرط نخرش آزاد در هشت برابر قطر مدل برای حرکت یکنواخت و شتابدار در جهت X.

برای حرکات شتابدار در جهت y و z خروجی به فاصله

پانزده برابر قطر، ورودی سه برابر قطر و دیواره های جانبی دو برابر طول جسم در نظر گرفته شده است.

۲-۴- شبکهبندی

تولید شبکه در ماژول ICEM که در داخل نرمافزار -ANSYS قرار دارد، صورت گرفته و قابلیت تولید تولید شبکههای CFX قرار دارد، صورت گرفته و قابلیت تولید و آنها را برای باسازمان، بی سازمان، منشوری^۷ و یا ترکیبی از آنها را برای هندسههای سهبعدی دارا است. هنگام انتخاب نوع شبکه ملاحظات زیر درنظر گرفته می شود: ۱- سادگی تولید شبکه ۲- هزینه محاسباتی.

در کار حاضر از شبکههای بی سازمان برای کاهش زمان تولید و حل شبکه استفاده شده است. ویژگی اصلی این نوع شبکه بندی این است که برای هندسه های پیچیده به راحتی قابل پیاده سازی است. مزیت دیگر شبکه های بی سازمان، قابلیت انجام سریع عمل تطبیق و بهینه سازی شبکه است. نکته مهمی که در شبکه بندی باید رعایت شود، تعیین ضخامت لایه مرزی است. ضخامت کل لایه مرزی، δ، به صورت تابعی از طول شناور، L، و عدد بی بعد رینولدز، Re، از رابطه (۱۳) به دست می آید [۱۱]:

 $\delta = 0.035 \mathrm{L(Re)}^{-1/7} \tag{17}$

معیار مهمی که در تولید شبکه داخل لایه مرزی باید به آن توجه

			- ,		
بسيار ريز	خیلی ریز	ريز	متوسط	درشت	
084291	40.914	٣٠٨٨١٧	751040	701901	تعداد گرہ
1910551	1097801	1007940	980104	۷۰۲۳۵۰	شبكه مثلثي
352040	220922	८०७५८८	111497	181014	شبكه منشوري
2026111	177770	1709111	1109919	٨٣٣٨۶۴	تعداد کل

جدول ۲ – تعداد و نوع شبکهبندی



شکل ۵- تغییرات ضریب درگ اصطکاکی برحسب تعداد المانهای شبکه

جدول ۲ مشخصات شبکهبندی به کار گرفته شده برای بررسی استقلال نتایج از شبکه را بیان می کند. روش های مختلفی برای اطمینان از همگرایی نتایج وجود دارد که می توان به بررسی پارامتر ضریب فشار یا ضریب درگ اشاره کرد. در کار حاضر، ضریب فشار برای بررسی استقلال نتایج کمیت مناسبی نیست، زیرا اندازه شبکه متأثر از پارامتر لزجت است. بنابراین از کمیت ضریب درگ برای انتخاب نهایی شبکه بهینه استفاده می شود. ضریب درگ اصطکاکی که وابسته به پارامتر لزجت است را می توان به صورت رابطه (10) تعریف کرد:

$$C_{f} = \frac{F_{D}}{0.5\rho V^{2}A} \tag{10}$$

که A در این رابطه، سطح خیس شده بدنه زیردریایی است. بـه

نمود، ⁺y است که به فاصله بی بعد اولین گره از شبکه نسبت به سطح اطلاق می شود. رابطه زیر با مقدار مشخص ⁺y، در تعیین فاصله اولین گره تا سطح جسم، Δy به کار گرفته می شود [۱۱]: $\Delta y = L y^+ \sqrt{74} Re_L^{-13/14}$ (۱۴) با وجود اینکه رابطه (۱۴) برای صفحات تخت به دست آمده ام

می تواند تقریب خوبی برای شبکهبندی سطوح دارای انحنا نیز می تواند تقریب خوبی برای شبکهبندی سطوح دارای انحنا نیز باشد. به دلیل عبور جریان سیال بر روی جسم، گردابه هایی در پشت جسم تشکیل می شود که در نیروی وارد بر جسم تأثیر گذار است. بدین منظور شبکهبندی در پشت و نواحی نزدیک به جسم ریزتر از سایر نواحی در نظر گرفته شده است. شکل (۴) شبکهبندی حول جسم و دامنه حل را نشان می دهد.



شکل ۶– شبکهبندی منشوری برجک و دم مخروطی

۵– نتایج و بحث روی آن ۵–۱– سرعت

برای بررسی تغییرات نیروی درگ برحسب عدد رینولدز، در چند سرعت مختلف شبیهسازی صورت گرفتهاست. شکل (۷) تغییرات نیروی درگ را برحسب سرعت نشان می دهد. این شبیهسازی جهت مقایسه نتایج عددی حاضر با نتایج آزمایشگاهی که توسط چاز [۶] ارائه شده است، انجام گرفته است. ضریب درگ نیز به عنوان کمیتی بی بعد که می تواند نیروی وارد بر جسم را به صورت مستقل از شکل بدنه توصیف کند، محاسبه شده است. نمودار شکل (۸) تغییرات ضریب درگ را شکل (۸)، مشاهده می شود که نتایج شبیه سازی ها در حدود ده درصد با نتایج آزمایشگاهی اختلاف دارد، که این مقدار با وجود خطاهای مختلف عددی و آزمایشگاهی، در محدوده قابل قبولی است.

۵–۲– زاویه حمله و انحراف

نتایج حاصل از شبیه سازی در سرعت دو متر بر ثانیه به همراه زوایای حمله و انحراف مختلف، در شکل های(۹)تا (۱۲) نشان داده شده است. همان گونه که مشاهده می شود در زاویه حمله و انحراف کمتر از ۴ درجه، ضریب درگ نسبت به زاویه صفر این منظور برای مقایسه نتایج در شبکههای مختلف جدول ۲، مقدار ضریب درگ اصطکاکی وارد بر جسم در سرعت ۲ متر بر ثانیه محاسبه و نتایج آن در نمودار شکل (۵) ارائه شده است. لازم به ذکر است که در روابط مربوط به بخش ۳–۱ از مساحت پیشانی جسم به منظور تعیین ضریب درگ استفاده شد که این موضوع باید از نحوه محاسبه ضریب درگ اصطکاکی در این بخش، تفکیک داده شود. همانگونه که از نمودار دیده میشود، با ریز شدن شبکه، مقدار ضریب اصطکاک کاهش پیدا کرده و این روند برای شبکه، مقدار ضریب اصطکاک کاهش پیدا مقدار ثابتی میرسد. بنابراین برای کاهش زمان و هزینه محاسباتی در شبیهسازی از شبکهبندی ریز استفاده خواهد شد.

نیشی [۱۲]، در سال۲۰۰۷ در مقاله خود عنوان کرد که شبکههای منشوری در ناحیه لایه مرزی، دقت حل را بالا میبرد. از اینرو بررسی اثر تعداد شبکههای داخل لایه مرزی بر همگرایی و صحت نتایج، یکی از مراحل مهم در شبیهسازیهای عددی است. در داخل لایه مرزی از شبکههای منشوری با عددی است. شکل (۶) شبکهبندی منشوری در نزدیکی دیواره را نشان میدهد.



روش های عددی در مهندسی، سال ۳۳، شمارهٔ ۲، زمستان ۱۳۹۳

140



شکل ۱۳– ابعاد و شبکهبندی دامنه حل

X _{uu}	X _{uv}	X _{uw}	X _{vv}	X _{ww}	Y _{vv}	Z_{ww}	Y_{uv}	Z _{uw}	واحد
40/17	-99/V	$-\Lambda V/\Upsilon$	-801/8	-105/5	-99/V	$-\Lambda V/\Upsilon$	1417/0	179A/V	$\frac{kg}{m}$

همچنین با تعیین ضریب زاویه بهدست آمده از منحنی نیروی لیفت برحسب زوایای حمله و انحراف مختلف، با در نظر گرفتن شکلهای (۱۱) و (۱۲)، شیب ضرایب لیفت نیز به شکل رابطه (۱۷) بهدست آمد:

$$(C_{L})_{\alpha} = \frac{\partial C_{L}}{\partial \alpha} = 5$$

$$(C_{L})_{\beta} = \frac{\partial C_{L}}{\partial \beta} = 7.2$$
(1V)

با استفاده از ضرایب بهدست آمده از روابط بالا، ضرایب میرایی هیدرودینامیکی زیردریایی توسط رابطـه (۱۱) محاسـبه شـده و این مقادیر در جدول۳ آورده شدهاست.

۵-۳- ضرایب افزوده
جهت اطمینان از عملکرد روش عددی به کار گرفته شده در
محاسبه ضرایب جرم افزوده و استفاده از آن جهت تعیین

درجه روند کاهشی دارد. علت این امر این است که با افزایش کم زوایای حمله و انحراف، بعضی از سطوح کنترلی از دید جریان خارج شده و در نتیجه نیروی درگ کاهش مییابد. با افزایش بیشتر این زوایا مساحت پیشانی بدنه اصلی جسم بیشتر شده و اثر نادیده گرفته شدن سطوح کنترلی از دید جریان پوشش داده می شود. در نتیجه نیروی درگ از زاویه حدود ۴ درجه به بعد بهطور پیوسته افزایش مییابد.

نتایج حاصل از کار آزمایشگاهی ریدلی [۱۳] که برای یک شناور زیرسطحی هوشمند برای زوایای حمله و انحراف مختلف در دانشگاه کوئینزلند استرالیا انجام شده، مؤید این روند تغییر برای ضریب درگ است.

شبیه سازی ها برای زوایای مختلف حمله و انحراف (حداکثر تا ۱۲ درجه) انجام شد و نیروهای درگ و لیفت و سپس ضرایب درگ و لیفت در هر مورد محاسبه شد. با توجه به شکلهای (۹) و (۱۰) با عبور منحنی های درجه دوم از نقاط به دست آمده برای ضریب درگ، ضرایب ثابت معادله درجه دوم به صورت رابطه (۱۶) محاسبه گردید:



شکل ۱۶– نمودار سرعت ورودی برای تمام حرکات

شبیهسازی که در سرعت ۱/۵متر بر ثانیه بوده در s =۳/۵ ینز، سرعت ۱/۵ متر بر ثانیه است. با این تفاوت که حرکت مرحله چهارم شتابدار است.

با توجه به نمودار نیروی بهدست آمده از پروفیل سرعت شکل (۱۵)، مشاهده می شود که نمودار نیرو در لحظه تبدیل حرکت از شتابدار به یکنواخت و یا بالعکس بهدلیل اینکه سیال نمی تواند در یک لحظه حرکت خود را از شتابدار به سرعت ثابت و یا بالعکس تبدیل کند، یک جهش دارد. این جهش ناشی از اثر تاریخچه حرکت سیال بوده که یک پدیده فیزیکی است و در آزمونهای حقیقی نیز دیده می شود [۱۴]. به منظور مشخص کردن نیروی لازم برای محاسبهٔ جرم افزوده در هنگام اعمال شتاب می توان نیروهای محاسبه شده در نقاط ۱ و ۲ در شکلهای (۱۴) و (۱۵) را با یکدیگر مقایسه کرد. این انجام می شود. علت انجام این شبیه سازی این است که اولاً ضریب جرم افزوده کره مشخص است (حدوداً برابر ۵/۰) و نتایج شبیه سازی را می توان با این مقدار مقایسه کرد. ثانیاً در هنگام تبدیل حرکت سرعت ثابت به حرکت شتابدار، جهشی ناگهانی در نمودار نیرو دیده می شود که لازم است جهت محاسبه جرم افزوده مقدار صحیح نیرو در لحظه اعمال شتاب تعیین گردد. مطالعه بر روی جرم افزوده کره نحوه صحیح انتخاب نیرو در هنگام اعمال شتاب را نشان می دهد. شکل (۱۳) موقعیت و نحوه شبکه بندی حول کره را نشان می دهد. همان گونه که در شکل (۱۴) مشخص است در شبیه سازی چند سرعت و شتاب ثابت مختلف به کره اعمال شده است. با دقت در این نمودار مشاهده می شود که علاوه بر حرکت ابتدایی

ضریب جرم افزودہ زیردریایی، ابتدا شبیہسازی روی یک کرہ

$C = \frac{m}{\rho V}$	$m_{a} = \frac{F_{tot} - F_{D}}{a} - m(kg)$	F ₂ (N)	$F_1(N)$	
۰/۵۱	TI DV/I	۲۷۵۰	۸۵°	مرحله ۱ و ۲
• / ۴۸	1990/4	790 0	1100	مرحله ۲ و ۳
•/۵۱	2140/4	-४२९०	1100	مرحله ۳ و ۴
• / Y V	14VV/1	- 2 4 4 2	٧ • •	مرحله ۴ و ۵
•/ <i>¥</i> ۶	1940/0	- 272 •	۸۵۰	مرحله۱ و ۴

جدول ۴- نیروهای اندازهگیری شده و ضرایب جرم افزودهC از شبیهسازی کره



داشته و نشان از درستی روش عددی استفاده شده جهت محاسبه جرم افزوده دارد. با توجه به نتایج به دست آمده از کره و مستقل بودن نتایج از شتاب، از این روش جهت محاسبه ضریب جرم افزوده زیر دریایی سابوف استفاده می شود. بدین منظور حرکت شتابدار خطی و سرعت ثابت زیر دریایی سابوف به صورت نمودار شکل (۱۶) شبیه سازی شده است. لازم به ذکر است که اختلاف نیرو در ۱۳ خاشی از نیروی جرم افزوده است. نمودار نیرو و ر شکل های (۱۷)، (۱۸) و (۱۹) نشان داده شده است. نیرو پس از اعمال حرکت شتابدار افزایش می یابد ولی تغییرات آن به دلیل مقیاس های استفاده شده در منحنی به راحتی قابل مشاهده نیست. به دلیل شکل هیدرودینامیک متفاوت زیر دریایی در جهات مختلف، زمان حرکت سرعت ثابت برای حرکت سرج ۱ ثانیه و برای



شکل ۱۷– نیروی وارد بر زیردریایی در جهت x

نقاط دارای سرعت یکسان بوده و یکی در حرکت بدون شتاب و دیگری شتابدار است. در این حالت جهش نیرو نیز وجود ندارد. مقایسه این نیرو در نقطه ۴ و نیرو در نقطهای که شتاب بهصورت ناگهانی وارد شده (نقطه ۱) نشان میدهد که در محاسبه جرم افزوده نباید نیروی جهش اولیه لحاظ شود و اختلاف نیروی درگ با نیروی حالت شتابدار پس از اتمام جهش باید درنظر گرفته شود.

جدول ۴ نیروهای بهدست آمده از شبیهسازی و ضرایب جرمافزوده محاسبه شده در حرکات مختلف شتابدار و سرعت ثابت به تفکیک مرحله های مشخص شده در شکل (۱۵) را نشان میدهد. نتایج این شبیهسازی نشان میدهد که ضریب جرم افزوده تقریباً مستقل از شتاب است.

نکته قابل توجه در این نتایج این است که ضریب جرم افزوده بهدست آمده برای کره که در جدول ۴ آمده است، با نتایج مورد انتظار برای جرم افزوده کره (حدود ۵/۵) مطابقت

_		1		
	درصد اختلاف	روش آزمایشگاهی	روش عددی	
	-	-	۰/۶۳×۱۰ ^{-۳}	X' _ù
	۵./	۰/۰۱۶	۰/۰۱V	$Y_{\dot{\mathbf{v}}}^{'}$
	<u>/</u> /) •	•/•14Q	°/°19	$\mathbf{Z}_{\dot{\mathbf{w}}}^{'}$

جدول ۵- مقایسه ضرایب افزوده بی بعد جرم افزوده در راستاهای مختلف



۶- نتیجه گیری

در مقاله حاضر، به نحوه استخراج ضرایب هیدردینامیکی یک شناور زیرسطحی شامل ضرایب میرایی و افزوده با شبیه سازی عددی آزمون های شتابدار و سرعت ثابت در عمق زیاد پرداخته شد. برای استخراج ضرایب میرایی غیرخطی مرتبه دوم از شبیه سازی حرکات همراه با زاویه انحراف و حمله استفاده شد و مشخص شد که تغییرات ضریب درگ با زوایای حمله و انحراف مشخص شد که تغییرات ضریب درگ با زوایای حمله و انحراف به صورت تابع سهموی است. همچنین با شبیه سازی حرکات محاسبه شد. در روش عددی استفاده شده، ابتدا شبیه سازی بر روی یک شکل استاندار نظیر کره انجام شد و نتایج نشان داد که مقدار جرمافزوده مستقل از شتاب حرکت است. مقایسه نتایج عددی حاصل با گزارش های آزمایشگاهی موجود، نشان دهنده برای ضریب جرم افزوده در راستاهای مختلف، با نتایج ارائه شده توسط مؤسسه دیوید-تیلور در جدول ۵ مقایسه شده است [۹]. بدیهی است که انجام مراحل آنالیز خطا جهت اطمینان از نتایج روش آزمایشگاهی در مؤسسه دیوید-تیلور صورت گرفته و نتایج قطعی و نهایی آزمایشات در دسترس است. در جدول مذکور ^۱، X^{*} y₀ w₀ به ترتیب ضرایب جرم افزودهٔ بی بعد در راستای محورهای x، y و z هستند که با تقسیم جرم افزوده (ma) بر $^{8} lq \frac{1}{2}$ بی بعد شده اند. نتایج به دست آمده از این شبیه سازی نشان از دقت نسبتاً خوب آن در مقایسه با نتایج تجربی دارد.

بهدلیل شکل هیـدرودینامیک شـناور در راسـتای طـولی آن، نمودار نیروی سرج نوسانات زمـانی کمتـری نسـبت بـه دیگـر نمودارها دارد. همچنین در راستای طولی، مقـدار نیـروی سـرج نسبت به نیرو در دو جهت دیگر کمتر است.

- 1. Reynolds average Navier-Stokes
(RANS)3. Suboff
4. surge2. shear stress transport5. sway
- _
- 1. Baker, C., "Estimating Drag Forces on Submarine Hulls", University of New Brunswick, Canada, Atlantic, 2004.
- Jinxin, Z., Yumin, S., Lei, J., and Jian, C., "Hydrodynamic Performance Calculation and Motion Simulation of an AUV with Appendages", *International Conference on Electronic & Mechanical Engineering and Information Technology*, Vol. 2, pp. 657-660, 2011.
- Tang, S., Ura, T., Nakatan, T., Thornton, B., and Jian, T., "Estimation of the Hydrodynamic Coefficients of the Complex-Shaped Autonomous Underwater Vehicle TUNA-SAND", *Journal of Marine Science Technology*, Vol. 14, pp. 373-386, 2009.
- Zhang, H.,Yu-ruXu, and Cai, H., "Using CFD Software to Calculate Hydrodynamic Coefficients", *Journal of Marine Science Application*, Vol. 9, pp. 149-155, 2010.
- Ayub, A. M., Sohaib, M., Bilal, S., Zahir, S., and Khan, M. A., "Estimation of Hydrodynamic Coefficient of DARPA-2 and Their Geometry Dependence", *National Engineering and Scientific Commision Magazine*, No. 43, 12005.
- Chase, N., "Simulations of the DARPA Suboff Submarine Including Self-Propulsion with the E1619 propeller", M. Sc. Thesis, University of Iowa, Iowa, 2012.
- 7. Phillips, A., Furlong, M., and Turnock, S. R., "Virtual Planar Motion Mechanism Tests of the Autonomous Underwater Vehicle Autosub", STG-

6. heave 7. prism

مراجع

واژەنامە

- Conference/L, CFD in Ship Design, 2007.
- Lee, S. K., and Joung, T. H., "Evaluation of the Added Mass for a Spheroid-type Unmanned Underwater Vehicle by Vertical Planar Motion Mechanism Test", *Internationl Journal of Naval Architecture and Ocean Engineering*, Vol. 3, pp. 174-180, 2014.
- Rody, R. F., "Investigation of the Stability AMD Control Characteristic of Several Configuration of the DARPA Suboff Model.", Ship Hydromechanics Department, Departmental Report, 1990.
- Fossen, T., "Guidance and Control of Ocean Vehicles", John Wiley & Sons Ltd, Chichester, UK, 1994.
- ANSYS-CFX-Solver Modeling Guide, *Turbulence* and Near-Wall Modeling, "Modeling Flow Near the Wall, Guidelines for Mesh Generation", Release 13.0. ANSYS Ltd.
- 12. Nishi, Y., Kashiwagi, M. Koterayama, W. Nakamura, M.Samuel, Yamamoto, Hyakudome, "Resistance and Propulsion Performance of an Underwater Vehicle Estimated by a CFD Method and Experiment", ISOPE '07, Lisbon, Spain, 2007.
- Ridley, P., Fontan, J., and Corke, P., "Submarine Dynamic Modeling", Proceeding of the Conference on Robotics and Automation, Brisbane, 2003.
- 14. Fernandesa, A. C., and Mineirob, F. P. S., "Assessment of Hydrodynamic Properties of Bodies with Complex Shapes", *Applied Ocean Research*, Vol. 29, pp. 155-166, 2007.