مدلسازی آیروهیدروالاستیک توربینبادی با سکوی پایه کششی

مهدی بقائی (*، حسین شاهوردی ٔ و سید محمود هاشمینژاد ٔ

اطلاعات مقاله	چکیدہ
اطلاعات مقاله واژگان کلیدی: توربینبادی شناور، دینامیک چند جسمی، سکوی پایه کششی، آیروهیدروالاستیک.	چکیده در ایان مقاله از سیستمی چند جسمی در محیط نرم افرار ADAMS برای مدلسازی رفتار غیرخطی توربینبادی با سکوی پایه کششی تحت باد و موج تصادفی استفاده شدهاست. برای بارگذاری ناشی از باد، دادههای باد متلاطم توسط نرم افزار TurbSim استخراج و از ماژول AeroDyn برای محاسبه نیروهای برا و پسای پرههای توربین استفاده شدهاست. مدلهای آیرودینامیکی موجود در این ماژول، دربردارنده تئوری اندازه حرکت المان پره و دنباله دینامیکی موجود در این هستند. بارهای هیدرودینامیکی در حوزه زمان با استفاده از ماژول شامل سختی استخراج و محاسبه گردیدهاند. مدل محاسباتی موجود در این ماژول شامل سختی هدیمانه تاتک خط مید ای ان جان مین فاشی از با نامین ماژول شامل سختی
	میاروستایی علی بسای ترجب عیر علی تسی از سیمایی از سیمایت سوم بر حوری. جریان دریا و حرکت سکو، جرمافزوده و سهم استهلاک تشعشع موم خطی شامل آثار حافظه سطح آزاد و تحریک موم برخوردی ناشی از تفرق خطی در دریاهای منظم یا نامنظم، میاشد. با برقراری اتصال این ماژولها با محیط محاسبه گر نرمافزار ADAMS، شبیهسازی آیروهیدروالاستیک توربین ادی پایه کششی در حوزه زمان حاصل شده است. نتایج حاصل از شبیه سازی حاضر با نتایج نرم افزار FAST مقایسه شده است. نتایج تحلیل انجام یافته این اطمینان را می دهد که ابزار شبیه سازی برای تحلیل گونه های دیگر توربین بادی، سکوی نگهدارنده و آشکال سامانه مهار، قابل بکارگیری است.

۱– مقدمه

توربینهای بادی شناور یکی از ابزارهای جدید مهار انرژیهای تجدیدپذیر در جهان میباشند. باتوجه به مسائل جوی و جغرافیایی در دریا از قبیل بالا بودن شدت و پیوستگی سرعت باد با کمترین میزان تلاطم و برش در

دریا نسبت به خشکی، نبود محدودیت مکانی برای نصب و راهاندازی بهعلت وسعت زیاد دریاها و برطرف شدن اغتشاشات سمعی و بصری با نصب آنها در فواصل مناسب و دور از مناطق مسکونی، استفاده از این نوع توربینها برای تولید انرژی الکتریکی جنبه اقتصادی پیدا کردهاست. برای مهار انرژی باد موجود در دریاها و آبهای فراساحل توسط توربینهای بادی، باید آنها را در دریاها مستقر کرد. بر این اساس نصب توربینهای بادی در دریاها را میتوان از دو دیدگاه بررسی کرد. دیدگاه اول نصب سازه

^{*} پست الكترونيك نويسنده مسئول: mehdi.bgh@gmail.com

۲. کارشناس ارشد هوافضا، دانشکده مکانیک و هوافضا، دانشگاه آزاد اسلامی واحد علوم و تحقیقات تهران

۲. استادیار دانشکده هوافضا دانشگاه صنعتی امیرکبیر، تهران

۳. استادیار پژوهشگاه مواد و انرژی، کرج



شکل ۱- شماتیک سه نوع توربینبادی شناور متداول [۱]

توربینبادی زمین پایه، در محیط دور از ساحل پتانسیل بارهای اعمالی دیگری نیز وجود دارد که در شکل ۲ نشانداده شدهاست و لذا رفتار دینامیکی متفاوتی از سازه توربین انتظار میرود. بارهای هیدرودینامیکی ناشی از تفرق موج⁶ و تشعشع سکو^۷، از منابع جدید نیروها در این حالت میباشند، که چالشهای سخت و جدیدی را برای تحلیل توربینهای بادی به همراه دارند. در تحلیل این توربینها لازم است اندرکنش دینامیکی بین حرکتهای سکوی نگهدارنده، توربینبادی و سامانه مهار درنظر گرفته شود.

برق تولیدی به وسیله توربین از طریق کابلهای مناسبی که در برابر شرایط محیطی دریا مقاوم میباشند و طول به اندازه کافی دارند از مسیر کف دریا به نیروگاه متصل میشود. طول اضافی کابل از سکو تا کف دریا مانع از اِعمال بارهای ناشی از جابهجایی سکو به کابل میگردد. در مواقعی که محل استقرار مزرعه توربینها از خشکی دور میباشد نیروگاه مربوطه را نیز در زیر آب تعبیه میکنند تا از هدررفت انرژی الکتریکی طی مسیر انتقال جلوگیری گردد. این توربینها در آبهای کمعمق و دیدگاه دوم مربوط به آبهای عمیق است. در آبهای کمعمق (کمتر از ۶۰ متر)، پایه برج این توربینها همانند توربینهای زمین پایه به کف دریا متصل می شود. برای آبهای عمیق این روش جنبه اقتصادی و عملیاتی ندارد و بنابراین توربینهای بادی بایستی بر روی سکوهای شناور مخصوصی نصب شوند تا روی سطح دریا شناور و پایدار باقی مانده و نیز ضمن داشتن سازگاریهای لازم با محیط اطراف خود به بهترین وجه انرژی باد را به انرژی الکتریکی تبدیل کنند. توربینهای بادی شناور بر اساس نوع سکویی که به آن متصل میباشند به سه گروه تقسیم میشوند: سکوی پایه کششی' (TLP)، سکوی ستون شناور و سکوی کرجیوار . سکوی پایه کششی پایداری استاتیکی خود را با استفاده از خطوط مهاری ٔ کششی (کابلها) و نیروی شناور حاصل از سکو در ته برج بهدست می آورد که در این مقاله نیز به آن پرداخته شدهاست، سکوی ستون شناور نیز که با استفاده از کابلهای متصله به آن و کف دریا مهار می شود، پایداری استاتیکی خود را با ترازمندی پایین آوردن مرکز جرم مجموعه زیر مرکز شناوری آن بهدست میآورد و سکوهای کرجیوار نیز مانند یک کرجی روی آب شناور میباشند و حرکات آنها توسط کابلهای متصله به آن و کف دریا مهار و نیز از طریق مساحت صفحه آب^۵ (مساحت کرجی) به پایداری میرسند. می توان با ترکیب سه مورد بالا، گونههای دیگری از سکوی نگهدارنده بهوجود آورد. هر سه نوع سکوی توصیف شده در شکل ۱ نمایش داده شدهاند.

- ¹Tension Leg Platform
- ² Spar Type

- ⁴ Mooring Lines
- ⁵ Water plane

- ⁶ Wave Diffraction
- ⁷ Platform Radiation

³ Barge Type



شکل ۲- توربینبادی در حضور شرایط محیطی [۱۰]

در سالهای اخیر ابزارهای متنوع آیروسروالاستیک برای مدلسازی توربینهای بادی فراساحل بهوجود آمدهاست. برای محاسبات بارهای هیدرودینامیکی، همه این کدها از معادله موريسون استفاده مي كنند. سينماتيك موج برخوردی کدر این کدها از یک طیف موج مناسب با تئوری موج خطی آیری ' برای دریاهای نامنظم یا یکی از اشکال غيرخطى تابع جريان تئورى موج براى درياهاى منظم و وسيع، استفاده ميكنند. روش موريسون، براي استوانههاي باریک مدور عمودی که در کف دریا قرار داده شده، معتبر بوده و سینماتیک نسبی بین سیال و حرکات زیر سازهها، شامل جرمافزوده، اینرسی موج و پسای حاصل از لزجت سیال، را بهدست میدهد. این بیان در مسئله تشعشع از آثار پتانسیل حاصل از سطح آزاد و اندرکنشهای غیرمعمول بین مودهای حرکتی که از جرمافزوده ناشی می شوند، چشم پوشی می کند [۳،۲] و از مزیت تقریب طول موج بلند جيآيتيلور[†]، براي سادهسازي مسئله تفرق، بهره می گیرد [۴]. این چشم پوشی ها و تقریب های ذاتی در بیان موریسون، قابلیت به کارگیری آن را برای تحلیل بسیاری از گونههای سکوی نگهدارنده پیشنهاد شده برای توربینهای بادی شناور محدود میکند.

¹ Morison

در اكثر مطالعات انجام یافته، از تحلیل خطی در حوزه فرکانس استفاده شدهاست، که اغلب در صنایع نفت و گاز به کار گرفته می شود. برای مثال بولدر ^۵ و همکاران از روابط هیدرودینامیکی خطی در حوزه فرکانس برای یافتن عملگر دامنه پاسخها⁶ (RAO) و دامنه انحرافات استاندارد مودهای حرکتی ۶ درجهآزادی جسم صلب سکوی نگهدارنده نوع سه پایه معلق، توربینبادی ۵ مگاواتی استفاده كردهاند [۵-8]. وايمن و همكاران نيز از فرايند مشابهی برای تحلیل توربینبادی فراساحل ۵ مگا واتی از نوع TLP چندگانه و نوع کرجیوار کششی کمعمق $^{\wedge}$ (SDB) بهره بردهاند [۷–۹]. در این مطالعات ماتریس جرم معادله حرکت با استفاده از خواص فیزیکی و هندسی توربینبادی بهدست میآید. ماتریسهای استهلاک هیدرودینامیکی و سختی نیز با استفاده از استهلاک آیرودینامیک روتور و بخشهای ارتجاعی و ژیروسکوپیک سازه توربینبادی تعیین شدهاند. برای استخراج ماتریس سختی سامانه مهار، سامانه حول یک وضعیت تغییرمکان جابهجا شده سکوی نگهدارنده ناشی از تراست آیرودینامیکی روتور خطیسازی شده و تعیین شدهاست. در این تحقیقات خواص الاستیسیته بسیاری از بخشهای توربینبادی نادیده گرفته شدهاست.

در مطالعه حاضر با استفاده از نرم افزار تحلیل دینامیکی ADAMS، مدل غیرخطی دینامیک چندجسمی توربینبادی شناور پایه کششی با کمترین فرضیات سینماتیکی نسبت به مطالعات پیشین ایجاد و برای یافتن پاسخهای حاصل از اندرکنش دینامیکی بین بارهای آیرودینامیکی و هیدرودینامیکی وارده بر سازه توربینبادی شناور حل می گردد. در این راستا از ماژولهای مجزای HydroDyn برای محاسبات آیرودینامیکی و مراکرای ا برای محاسبات هیدرودینامیکی استفاده می شود. در گام اول ابتدا محاسبات و تئوریهای هیدرودینامیکی و

² Incident

³ Airy

⁴ G. I. Tailor

⁵ Bulder

⁶ Response of Amplitude Operator

⁷ Wayman

⁸ Shallow-Drafted Barge

آیرودینامیکی به کار برده شده در مدلسازی ارائه میشوند. در ادامه با استفاده از راهکار کنترل کلاسیک، مدلسازی توربین شناور فراساحل با ملازمات کافی در حوزه زمان توسعه داده می شود تا محدودیت های مطالعات حوزه فرکانس و زمانی قبل را برطرف کند. از این ملازمات می توان به اعمال تحلیل همزمان همه بارهای وارده بر قسمتهای مختلف توربینبادی، از قبیل سکوی نگهدارنده، پرهها، سامانه مهار و سازه برج اشاره کرد که از آن بهعنوان تحليل آيروهيدروسروالاستيك حوزه زمان ياد مى شود، نام برد. منظور از آيروهيدروسروالاستيك آن است که مدلهای آیرودینامیکی، مدلهای الاستیک سازهها و مدلهای هیدرودینامیکی در یک محیط کاملا کوپله باهم تلفیق و تحلیل می گردند. از این ماهیت می توان برای ارتقاء طراحی بهینه پروژههای ممکن در این زمینه سود جست. نتایج تحلیل بارها و مقایسه آنها با خروجی نرم افزار FAST نشان از موفقیت آمیز بودن تحلیل دارد.

۲- محاســـبات هیـــدرودینامیک تـــوربینبــادی شناور

نیروهای هیدرودینامیکی از انتگرالگیری فشار دینامیکی آب روی سطح خیس شدهی سکوی نگهدارنده بهدست میآیند. این نیروها شامل سهمی از جرمافزوده و پسای خطی (تشعشع⁽)، شناوری (بازگردان^۲)، پخش موج برخوردی (تفرق⁷)، جریان دریا و آثار غیرخطی میباشند. ماژول HyroDyn نیروهای مذکور را محاسبه و بهصورت گامبهگام در اختیار نرمافزار ADAMS قرار میدهد[۱۰]. برای سینماتیک و سنتیک سکوی نگهدارنده، فرض شدهاست که سکوی نگهدارنده شناور بهعنوان یک جسم صلب شش درجهآزادی متناسب با سه تغییرمکان کوچک چرخشی بیان شده باشد. فرض کوچکبودن زاویه

چرخشی در این مورد فرض صحیحی میباشد. بعلاوه فرض میشود که برج به صورت تیر یک سر گیردار به سکوی نگهدارنده متصل است.

فرض اساسی در توسعه ماژول هیدرودینامیکی HydroDyn، خطیسازی مسئله هیدرودینامیک دریایی كلاسيك مي باشد. اولين مسئله خطى سازى هيدروديناميک يعنى خطىسازى سينماتيک غيرخطى و شرایط مرزی دینامیکی سطح آزاد، اشاره بر این دارد که دامنههای امواج برخوردی خیلی کوچکتر از طول موجهای آنان است و این، امکان استفاده از سادهترین تئوری سینماتیک موج برخوردی را که به تئوری موج آیری معروف است فراهم مي كند [١٣]. مسئله دوم، اشاره بر اين دارد که جابهجاییهای انتقالی سکوی نگهدارنده نسبت به اندازه بدنه آن (مشخصه طول بدنه)، کوچک می باشد. بدین ترتیب مسئله هیدرودینامیک به سه مسئله سادهتر و مجزای تشعشع، تفرق و هیدرواستاتیک تقسیم می شود. سومین مسئله خطیسازی این است که میتوان از مزایای روش قدرتمند اصل جمع آثار سود برد. همچنین باید توجه داشت که مسئله هیدرودینامیک دریایی کلاسیک، از تئوری جریان پتانسیل غیردائم برای بهدست آوردن معادلات حاكم حركت سيال بهره ميبرد. اين تئوري فرض بر این دارد که سیال غیرقابل تراکم، غیرچرخشی و غيرلزج مىباشد و تنها تحت نيروهاى حجمى پايستار (گرانش) است.

در هیدرودینامیک خطی، مسئله هیدرودینامیکی به سه قسمت سادهتر تقسیم می گردد: تشعشع، تفرق و هیدرواستاتیک [۱۲،۱۱]. مسئله تشعشع به دنبال پیداکردن بارهای وارده بر سکوی نگهدارنده، که بدون حضور موج سطحی برخوردی، تحت ارتعاش اجباری در مودهای حرکتی مختلف خود است، میباشد. نیروهای تشعشع هنگامی بهوجود می آیند که جسم شناور باعث تولید امواج بیرونرونده آب می شود. این نیرو شامل سهمی از جرمافزوده و استهلاک امواج تشعشع میباشد.

¹ Radiation

² Restoring

³ Diffraction

⁴ Support platform

مسئله تفرق بهدنبال پیداکردن بارهای وارده بر سکوی نگهدارنده با این فرض است که بدنه در موقعیت میانی ثابت شدهاست (بدون حرکت) و امواج سطحی آب از سمت دیگر حرکت کرده و پس از برخورد به سکوی شناور پخش میشوند. نیروهای تفرق از میدان فشار غیرآشفته ^۱ (فرود کریلف^۲) و پخش موج بهوجود میآیند. هیدرواستاتیک مسئلهای مقدماتی است ولی با اینحال در رفتار کل سکوی نگهدارنده مهم میباشد. برای سامانه شناور بایستی همه ۶ مود حرکتی جسم صلب سکوی نگهدار در تحلیل درنظر گرفته شود. مبداء این چارچوب با شرط پایداری استاتیکی و نبود هیچ نوع نیروی دینامیکی شرط پایداری استاتیکی و نبود هیچ نوع نیروی دینامیکی امال شده روی سکوی نگهدارنده، $F_i^{Platform}$ ، را میتوان بهصورت زیر نوشت [۱۰].

$$F_{i}^{Platform} = -A_{ij}\ddot{q}_{j} + F_{i}^{Hydro} + F_{i}^{Lines}$$
 (۱)
که در آن F_{i}^{Hydro} نیروی وارده بر سکوی نگهدارنده ناشی
از سهم نیروهای هیدرودینامیکی غیر از جرمافزوده، A_{ij} مشتق دوم
ماتریس ضربه جرمافزوده هیدرودینامیکی، \ddot{q}_{j} مشتق دوم
زمانی درجهآزادی j ام سامانه و F_{i}^{Lines} نیروی وارده
خطوط مهاری به سکوی نگهدارنده میباشد. در مسئله
هیدرودینامیک خطی واقعی، عبارت F_{i}^{Hydro} موجود در
معادله (۱) به صورت زیر میباشد[۲،۳].

$$F_{i}^{Hydro} = F_{i}^{Waves} + \rho g V_{0} \delta_{i3} - C_{ij}^{Hydro} q_{j}$$

$$-\int_{0}^{t} K_{ij} (t - \tau) \dot{q}_{j}(\tau) d\tau$$
(Y)

اولین عبارت سمت راست معادله (۲)، F_i^{wave} ، نشانگر نیروهای اعمال شده به سکوی شناور نگهدارنده ناشی از امواج برخوردی بوده و بشدت با ارتفاع موج λ ، مرتبط میباشد و ρ چگالی آب، g ثابت شتاب گرانشی، V_0 میباشد و ρ چگالی آب، g ثابت شتاب گرانشی، V_0 حجم جابهجا شده سیال در سکوی ایستا، δ_{ij} تابع دلتا-کرونکر، C_{ij}^{Hydro} ماتریس سختی هیدرودینامیکی، q_j

درجهآزادی j ام سامانه، K_{ii} ماتریس هسته اصلی تاخیر تشعشع t زمان شبيهسازى، \dot{q}_i مشتق زمانى اول درجه آزادی j ام سامانه، au متغیری دلخواه با واحدی برابر زمان شبیهسازی میباشند. تئوری موجی که در HydroDyn استفاده شدهاست مربوط به امواج پیشرونده میباشد. موج پیشرونده در امتداد محور x تحت یک سرعت معلوم (که سرعت انتشار شکل موج یا سرعت فاز نامیده می شود) منتقل می شود. مشخصات این موج برای ناظری که با سرعتی برابر با سرعت فاز در جهت انتشار موج حركت مىكند بدون تغيير باقى مىماند. سطح آب در یک موج ایستاده، مابین نقاط ثابت در راستای قائم نوسان نموده و پیشروی نمی کند. تئوری موج منظم خطی آیری، یکی از سادهترین و مفیدترین تئوریهای موج منظم است. در این تئوری فرض می شود که موج شکلی سینوسی داشته و ارتفاع آن در مقایسه با طول موج و عمق آب کوچک میباشد. این تئوری مبنای بیان آماری امواج و حرکت ناشی از آنها در شرایط طوفانی است. بدين منظور مقادير \mathcal{F}_{i}^{Wave} به صورت زير تعريف می شوند [۱۳]:

$$\zeta(t) = \frac{1}{2\pi} \int_{-\infty}^{\infty} W(\omega) \sqrt{2\pi S_{\zeta}^{2-\text{Sided}}(\omega)} e^{j\omega t} d\omega \qquad (\texttt{``)}$$

$$F_{i}^{Waves}(t) = \frac{1}{2\pi} \int_{-\infty}^{\infty} W(\omega) \sqrt{2\pi S_{\zeta}^{2-Sided}(\omega)}$$

$$X_{i}(\omega,\beta) e^{j\omega t} d\omega$$
(f)

معادلات (۳) و (۴) تبدیلات فوریه معکوس، میباشند که در آنها f نشانگر عدد موهومی است. $S_{\zeta}^{2-Sided}$ نشانگر چگالی طیف توان^۳ PSD دوطرفه ارتفاع موج مورد نظر در زمان واحد، یا طیف موج دو طرفه که وابسته به فرکانس امواج برخوردی ω میباشد، است. ($W(\omega)$ نشانگر تبدیل فوریه تحقق[†] اختلال گوسی سفید^۵ (WGN) فرآیند دنباله زمانی با میانگین صفر و واریانس یک (توزیع

¹ Undisturbed

² Froude-Kriloff

³ Power Spectral Density

⁴ Realization

⁵ White Gaussian Noise

استاندارد نرمال) میباشد. در ماژول HydroDyn، تحقق فرآیند WGN با استفاده از روش باکس مولر^۱ محاسبه میشود[۱۴]. تنها اختلاف میان معادلات (۳) و (۴) تابع میشود[۱۴]. تنها اختلاف میان معادلات (۳) و (۴) تابع تبدیل مختلط نیروی تحریک نرمالیزه شده موج، X، میباشد که مستقیماً از خطیسازی مسئله تفرق ناشی میباشد که مستقیماً از خطیسازی مسئله تفرق ناشی میشود. در حالت حدی، هنگامی که اختلاف بین میشود. در حالت حدی، هنگامی که اختلاف بین میشود. در حالت که روی همه فرکانسهای موج فرکانسهای یک موج مشخص به صفر نزدیک میشود، این سری با انتگرالی که روی همه فرکانسهای موج برخوردی تعریف میشود (معادله ۴)، جایگزین میگردد. این خواص را میتوان خیلی واضحتر هنگامی که معادله (۴) به شکلی دیگر اما معادل با آن بیان شود، توسط معادله (۵) دید[۱۵].

$$F_{i}^{Waves}(t) = \int_{-\infty}^{\infty} K_{i}(t-\tau)\zeta(\tau)d\tau \qquad (\Delta)$$

در این معادله au متغیری دلخواه با واحدی یکسان با زمان شبیه سازی، t است و زمان و جهت نیروی تحریک موج بر خوردی سکوی نگهدارنده بهازای دامنه واحد موج، نرمالیزه شده و به صورت (K_i) زیر داده می شود:

$$K_{i}(t) = \frac{1}{2\pi} \int_{-\infty}^{\infty} X_{i}(\omega, \beta) e^{j\omega t} d\omega \qquad (\mathcal{F})$$

از معادله (۳)، انتگرال کل نیروهای تحریک موج برخوردی که وابسته به فرکانس هستند، با استفاده از انتگرال کانولشن کل نیروهای تحریک موج برخوردی وابسته به زمان در معادله (۵) جاگذاری شدهاست. صرفنظر از این که از کدام فرمولاسیون برای تحلیل استفاده میشود، سکوی نگهدارنده شناور باید طوری طراحی گردد که نزدیک سطح آزاد آب کمترین سطح سازه را دارا باشد تا نیروهای تحریک موج وارده بر سکو از کمترین مقدار برخوردار باشد. در HydroDyn از معادله (۴) بهدلیل نیاز به زمان کم محاسبات بهجای معادله (۶)، به کار برده میشود. همچنین برای تبدیل فوریه معکوس از دستورات محاسباتی بهینه موسوم به تبدیل فوریه سریع^۲ (FFT)

استفاده می شود [۱۶]. نیروی تحریک موج برخوردی داده شده با معادله (۴) یا (۶) مستقل از حرکت سکوی نگهدارنده است. این حاکی از این است که چگونه مسئله تفرق از مسئله تشعشع، جدا شده است و نشانگر این است که اگر مقدار حرکت سکوی نگهدارنده بزرگ باشد فرضیات خطی سازی نقض می گردند. رابطه بین طیف موج $S_{\zeta}^{2-sided}$ معکوس، $S_{\zeta}^{2-sided}$ موج و طیف موج یک سویه فریه معکوس، که به صورت متعارف و طیف موج یک سویه می شود به صورت زیر می باشد در مهندسی دریا، استفاده می شود به صورت زیر می باشد [۱۷]:

$$S_{\zeta}^{2-sided}(\omega) = \begin{cases} \frac{1}{2} S_{\zeta}^{1-sided}(\omega) & for \quad \omega \ge 0\\ \frac{1}{2} S_{\zeta}^{1-sided}(-\omega) & for \quad \omega < 0 \end{cases}$$
(Y)

طيف يکطرفه جانسواپ استفاده شده در HyrdoDyn به واسطه استاندارد طراحی ^۳EC61400-3^۳ با رابطه زير تعريف می شود [۲۳]:

$$S_{\zeta}^{1-Sided}\left(\omega\right) = \frac{1}{2\pi} \frac{5}{16} H_{s}^{2} T_{p} \left(\frac{\omega T_{p}}{2\pi}\right)^{-5}$$

$$\exp\left[-\frac{5}{4} \left(\frac{\omega T_{p}}{2\pi}\right)^{-4}\right] \qquad (A)$$

که در آن H_s ارتفاع موج شاخص، T_p دوره طیفی قله و γ یارامتر شکل قله داده شده برای حالت دریای نامنظم γ است و σ فاکتور مقیاس میباشد.

دومین و سومین عبارت سمت راست معادله (۲)، یعنی دومین و سومین عبارت سمت راست معادله (۲)، یعنی $\rho g V_0 \delta_{i3} - C_{ij}^{Hydrostatic} q_j$ هیدرواستاتیکی است. نیروهای هیدرواستاتیک حاصل شده از امواج برخوردی بهترتیب مستقل از مسائل تفرق و شده از امواج برخوردی بهترتیب مستقل از مسائل تفرق و تشعشع هستند [۱۰]. اولین عبارت، $\rho g V_0 \delta_{i3}$ ، نیروی تشعشع هستند [۱۰]. اولین عبارت، $\rho g V_0 \delta_i$ ، نیروی شناوری ارشمیدس میباشد که هنگامی که سکوی شناوری ارشمیدس میباشد که هنگامی که سکوی سیال جابهجاشده و در جهت عمودی به سوی بالا میباشد. این عبارت صرفاً برای درجهآزادی جابهجایی عمودی سکوی نگهدارنده غیرصفر میباشد، چون فرض

¹ Box-Muller

² Fast Fourier Transform

³ International Electrotechnical Commission

می شود که مرکز شناوری سکو در طول خط مرکزی جابهجا نشدهی برج است (یا محور Z سکوی نگهدارنده). عبارت دوم هیدرواستاتیک، یعنی $q_j - -C_{ij}^{Hydrostatic}$ محاکی از تغییر در نیروی هیدرواستاتیکی و گشتاور حاصل از آثار مساحت سطح آب و مرکز شناوری (به محض اینکه سکوی نگهدارنده جابهجا می شود) می باشند. هنگامی که سکوی نگهدارنده جابهجا می شود) می باشند. هنگامی که بد قسمت مغروق سکوی نگهدارنده، صفحه XX متصل به بدنه، صفحه تقارن است، تنها اجزای غیر صفر بدنه، در ایههای (۳و۳)، (۴و۴)، (۵و۵)، (۵و۳) و

(۳و۵) هستند که در رابطه زیر نشان داده شدهاند [۱۱].

x که در آن A مساحت صفحه آبی سکوی نگهدارنده، xجابهجایی طولی، A_0 مساحت صفحه آبی در موقعیت جابهجانشده، y جابهجایی عرضی، Z_{COB} موقعیت عمودی مرکز شناوری سکوی نگهدارنده میباشند. لذا اگر در بخش مغروق سکوی نگهدارنده، صفحه xz متصل به بدنه نیز صفحهای متقارن باشد، بخشهای (۵و۳) و (۳و۵) از نيز صفر مىشوند. معادله (۹) سختى $C_{ii}^{Hydrostatic}$ هیدرواستاتیک را صرفاً برای حرکات Roll, Pitch, Heave تامین میکند و بهطور صریح چنین بیان میدارد که سختی مودهای دیگر حرکتی، باید از طریق سامانه مهار تحقق یابد. نیروهای امواج تشعشع شامل سهمهایی از جرمافزوده هیدرودینامیکی و استهلاک میباشد. به علت این که مسئله تشعشع از مسئله تفرق جدا شدهاست، بارهای امواج تشعشع مستقل از امواج برخوردی میباشند. در معادله (۱) اجزاء تكانشی جرمافزوده هیدرودینامیكی، ، نشانگر مکانیسم نیروی متناسب با شتاب سکوی A_{ii} نگهدارنده در مسئله تشعشع حوزه زمان میباشند. اجزاء (*i*, *j*) حاکی از نیروی هیدرودینامیکی در جهت درجهآزادی i که از انتگرال (روی سطح خیس شده

سال دهم، شماره ۳۰، پاییز ۱۳۹۱

² Memory effects ³ Truncate

¹ Wave-radiation-retardation kernel

به واحد شتاب *j* امین درجهآزادی سکوی نگهدارنده بەدست مىآيد، مىباشند. ھمانند ماتريس جرمى بدنە، ماتریس تکانشی جرمافزوده هیدرودینامیکی، ماتریسی متقارن است. برخلاف ماتریس جرم و بسته به شکل سكوى نگهدارنده، ماتريس جرمافزوده هيدروديناميكى حامل اجزاء غیر قطری می باشد که مودهای حرکتیای که از طريق لختى بدنه نمىتوانند كوپل شوند را كوپل می کند [۱۰]. در انتگرال کانولوشن بخش آخر معادله (۲)، بار سهم بار، $-\int\!K_{_{ij}}(t- au)\dot{q}_{_{j}}(au)d au$ استهلاکی ناشی از تشعشع موج بوده و نیز حاکی از یک سهم اضافه شده از جرمافزوده است که در A_{ii} به حساب آورده نمی شود. در این عبارت au متغیر اختیاری با واحدی برابر با زمان شبیه سازی، t، و (i, j)، K_{ii} واحدی برابر با زمان جزء ماتریس معروف به هسته (قسمت اصلی) تاخیر موج تشعشع می باشد. در مسئله تشعشع، سطح آزاد باعث بهوجود آمدن آثار حافظه میشود، که بدین معنی است که بارهای تشعشع موج وابسته به پیشینه حرکتی سکوی نگهدارنده است. در ماژول HydroDyn انتگرال کانولوشن در حوزه زمان به کار گرفته می شود تا مستقیما آثار حافظه لحاظ گردد. تاثیر حافظه در حالت عام، بعد از گذشت مقدار زمان محدود از بین می رود. به این علت ماژول HydroDyn بعد از این که کاربر مقدار زمان را مشخص میکند، توانایی کوتاه کردن ٔ انتگرال عددی را دارد. که

سکوی نگهدارنده) بخش میدان فشار القاءشده موج نسبت

منجر به محاسبات سريعتر تاثير حافظه مي شود [١٠].

۳–مدلسازی سامانه مهار

سامانه مهار بهعنوان ابزاری برای نگهداشتن موقعیت سکوی نگهدارنده و حفظ آن در برابر باد، امواج و جریان آب میباشد. در برخی از سکوهای نگهدارنده همچون استفاده میشود. سامانه مهار برای برقراری پایداری سازه نیز نگهدارنده متصل شدهاند تشکیل میشود، که طرف دیگر نگهدارنده متصل شدهاند تشکیل میشود، که طرف دیگر کابلها با استفاده از لنگر^۱ به بستر دریا وصل میشوند. کابلها با استفاده از لنگر^۱ به بستر دریا وصل میشوند. کابلها میتوانند از زنجیر، فولاد و یا الیاف مرکب که اغلب ترکیبی از این مواد است، ساخته شوند [۱۰]. با حرکت کابلهای مهار با سکوی نگهدارنده در پاسخ به نیروهای محیطی غیردائم، نیروهای مهاری در طنابها با تغییر کشش کابل تغییر میکند. این بدین معنی است که سامانه مهار بهشدت تابع حرکات توربینبادی شناور میباشد که از آن بهعنوان تبعیت^۲ سامانه مهار یاد میشود ایر].

اگر تبعیت سامانه مهار به طور ذاتی خطی باشد و سختی مهار و استهلاک آن نادیده گرفتهشود، برآیند نیروی وارده بر سکوی نگهدارنده از طرف همه خطوط مهاری، F_i^{Lines} ، از معادله (۱) بهصورت زیر درمیآید:

 $F_i^{Lines} = F_i^{Lines,0} - C_{ij}^{Lines} q_j \tag{(1)}$

که C_{ij}^{Lines} ، C_{ij}^{Lines} ماتریس سختی خطی حاصل از همه خطوط مهاری است و $i \cdot F_i^{Lines,0}$ امین جزء نیروی سامانه مهار در موقعیت جابهجا نشدهاش میباشد. برای خطوط مهاری زنجیرهای، $F_i^{Lines,0}$ نشانگر نیروی پیش کششی موجود در طنابها، ناشی از وزن مقدار کابل موجود در آب است که روی بستر دریا قرار ندارند.

این ماژول وزن ظاهری سیال، فنریت کششی و اصطکاک بستر دریا را برای هر خط مهار درنظر می گیرد اما از سختی خمش هر یک از خطوط صرفنظر می کند. به علت این که ماژول شبه استاتیک کاملا با ADAMS کوپل

میشود، لذا سختی غیرخطی ناشی از هندسه کل سامانه مهار را نیز درنظر می گیرد. منظور از شبه استاتیک این است که موقعیت کابل های متصل به سکوی نگهدارنده به ازای جابه جایی سکو در هر بازه زمانی، معلوم می باشد. این ماژول، کشش های درونی و سینماتیک هر خط مهاری را با فرض اینکه معادله هر کابل در آن زمان استاتیک است، را حل می کند. سپس با استفاده از کشش های کابل ها و نیروهای اضافی دیگری که از هیدرودینامیک مسئله به سکوی نگهدارنده وارد می شوند و نیز نیروهای ناشی از آیرودینامیک توربین، ADAMS معادلات حرکت دینامیکی بقیه سامانه (سکو، برج، موتورخانه، پره ها) را برای به دست آوردن شتاب آن ها حل می کند. در ادامه در گام زمانی بعدی تعیین می کند و این فرایند ادامه می یابد.

۴- محاسبات آیرودینامیک توربین افقی محور

نیروهای آیرودینامیکی باعث تغییرشکل توربینبادی میشود و برعکس، که در حقیقت تعاملی آیروالاستیکی بهوجود میآورند. مدلهای موجود در AeroDyn از روابطی بر پایه جریان محلی دوبعدی و مشخصههای ایرفویل در طول پره استفاده میکنند که با ضرایب پسا، برا و گشتاور پیچشی اندازهگیریشده در فرآیند آزمایش تونل باد، مشخص میگردند. باد ورودی میتواند شامل گستره وسیعی از شرایط محیطی از قبیل، تلاطم جوی متغیر با زمان سهبعدی همچون تندبادهای گسسته یا بادهایی با سرعت میانگین دائم باشد. اغلب این نوع بادها بهوسیله ماژول دیگری از ^TLR بهوجود میآید. بهوسیله ماژولی است که این کار را انجام میدهد و توسط جانکمن و بوهل^۴ بهوجود آمدهاست. دادههای

¹ Anchor

² Compliance

³National Renewable Energy Lab ⁴ Buhl

مربوط به این بادها و کلیه محاسبات موجود در AeroDyn همه محدود به حوزه زمان میباشند. AeroDyn در هر گام زمانی برای محاسبه تغییرات نیروهای آیرودینامیکی، توسط نرم افزار شبیهساز فراخوانی می شود [۱۸].

جندین مدل آیرودینامیکی مختلف در AeroDyn استفاده میشود. مهمترین این مدلهای آیرودینامیکی، استفاده میشود. مهمترین این مدلهای آیرودینامیکی، مدلهای دنبالهدار میباشند. AeroDyn دارای دو نوع مدل دنباله جریان میباشد که شامل: تئوری ⁽(BEM) و ^۲ (GDW) میباشد، اگر کاربر از تئوری MEM استفاده کند. گزینههایی برای درنظر گرفتن آثار آیرودینامیکی افتهای نوک پره، افتهای مربوط به هاب روتور و دنبالههای مورب^۳ وجود دارد. و اگر تئوری GDW را انتخاب کند همه این آثار بهخودی خود اعمال میشوند. هر دو روش فوق برای محاسبه سرعتهای القایی محوری، از دنباله موجود در صفحه روتور استفاده میکنند. کاربر امکان محاسبه سرعت القایی دورانی (یا مماسی) را نیز دارد، که گشتاور روتور را تحت تاثیر قرار میدهد [۱۸].

دارد، که کساور رونور را تحت تایز قرار می دهد (۱۸۱ می تئوری BEM بسط تئوری دیسک متحرک به دست آمده می باشد. این تئوری فرض می کند که پرهها به اجزای کوچکی تقسیم بندی شده اند به گونه ای که هر جزء مستقل از اجزای دیگر و همانند یک ایرفول دو بعدی عمل می کند، که در این حالت نیروهای آیرودینامیکی بر اساس شرایط جریان محلی محاسبه می شوند. این نیروهای جزئی در طول پره توزیع شده و با جمع آنها، نیروها و گشتاورهای وارد بر توربین محاسبه می شوند. نیمه دیگر تئوری BEM، تئوری اندازه حرکت می باشد، که این تئوری با فرض این که افت فشار یا اندازه حرکت در صفحه روتور به علت کار انجام یافته توسط جریان عبوری از میان صفحه روتور و از روی پره می باشد، بنا شده است [۱۸]. شکل ۳ نمونه یک ایرفویل با سرعتها و زوایای مربوطه

¹ Blade Element Momentum

می باشد که نیروهای روی المان پره و نیز سرعتهای القایی ناشی از تاثیر دنباله جریان را نشان می دهد. با فرض اینکه حرکت پره خیلی کوچک است، معادله حاصله وابسته به سرعتهای القایی در هر دو جهت محوری و مماسی و نیز نسبت سرعت نوک پره می باشد:

$$\tan \varphi = \frac{U_{\infty}(1-a)}{\Omega r(1+a')} = \frac{1-a}{(1+a')\lambda_r}$$
(11)

که در آن φ زاویه جریان محلی، U_{∞} سرعت جریان باد آزاد، a ضریب القایی محوری، a' ضریب القایی دورانی یا مماسی، Ω سرعت دورانی روتور، r شعاع محلی روتور، λ_r نسبت سرعت نوک محلی میباشند.



شکل ۳- زوایای جریان و سرعتهای المان محلی [۱۸]

سرعتهای محلی نیز در محاسبات زاویه جریان به صورت زیر وارد می شود:

$$\tan \varphi = \frac{U_{\infty}(1-a) + v_{e-op}}{\Omega r(1+a') + v_{e-ip}}$$
(17)

که در آن V_{e-ip} سرعت صفحهای المان ناشی از حرکت پره ، V_{e-op} سرعت خارج از صفحه المان ناشی از حرکت پره میباشند. اگرچه زاویه جریان با موقعیت المان تغییر میکند ولی این معادله برای همه المانهای واقع در طول پره، صادق است. با مقایسه معادلههای (۱۱) و (۱۲) سرعت القایی المان تابعی از نیروهای روی پرهها هستند و از تئوری BEM برای محاسبه آنها استفاده میشود. نحوه استخراج این معادلات را میتوان در میتوان در منابع طراحی توربینبادی ملاحظه نمود [۲۰]. از تئوری

² Generalized Dynamic Wake

³ Skewed wake

BEM و شکل ۴، تراست حاصله از هر منطقه حلقوی روتور برابر است با: $dT = 4\pi r \rho_a U_{\infty}^2 (1-a) a dr$ (17) که T تراست آیرودینامیکی روتور و ho_a چگالی هوا می باشد. گشتاور حاصله از هر بخش دایروی برابر است با: $dQ = 4\pi r^3 \rho_a U_{\infty}^2 \Omega(1-a) a' dr$ (14)هنگامی که جداول ضریب برا و پسای ایرفویل دوبعدی بهصورت تابعی از زاویه حمله lpha درنظر گرفته شود، مجموعهای از معادلات وجود خواهد داشت که می توانند بهصورت تکراری برای سرعتهای القایی و نیروهای هر المان پره حل گردند. به هر حال قبل از حل معادلات سامانه، باید چندین تصحیح برای تئوری BEM درنظر گرفته شود. این تصحیحات شامل مدلهای افت هاب و نوک پره برای گردآبهای موجود در این مناطق، تصحیح گلاورت برای سرعتهای القایی بزرگ (a>۰/۴)، تصحیح دنباله مورب برای مدلسازی آثار جریان ورودی که عمود بر صفحه روتور نیست، میباشند [۱۸].



شکل ۴- صفحه حلقوی استفاده شده در BEM [۱۸]

مدل GDW موجود در AeroDyn براساس روش ارائهشده توسط پیترز^۱ میباشد [۱۸]. این مدل در اصل برای صنعت هلیکوپترسازی توسعه داده شده و بهعنوان

روش پتانسیلی سرعت نیز شناخته می شود. مزیت این روش أن است كه نسبت به تئوري BEM، توزيع فشار کلی تری برای صفحه روتور درنظر می گیرد. این روش با به کارگیری حالتهای غیر خطی جریان، تغییرات اغتشاش جریان ورودی درنظر می گیرد. روش GDW براساس پاسخ جریان پتانسیل معادله لاپلاس میباشد. کینر از این حل برای توسعه معادلات توزیع فشار در صفحه روتور استفاده کرد [۲۱]، که شامل یک سری بینهایت از توزیع لژاندر آدر جهت شعاعی و توابع مثلثاتی در جهت گردش عقربههای ساعت بود. او از معادلات اویلر (جریان غیرقابل تراکم و غیرلزج) شروع کرد و فرض نمود که سرعتهای القایی نسبت به سرعت متوسط باد کمتر است و همچنین روتور درنظر گرفته شده را به تعداد نامتناهی از پرههای باریک تقسیم کرد تا نسبت صلبیت پائینی حاصل شود. مزیت اصلی روش GDW نسبت به تئوری BEM ناشی از تاثیر ذاتی دنباله دینامیکی، افتهای نوک و آیرودینامیک دنباله مورب روی مدلسازی میباشد. تاثیر دنباله دینامیکی، بهعلت تاخیر زمانی موجود در سرعتهای القایی تولید شده توسط گردابه حاصله از پرههاست و در جهت پائیندست جریان جابهجا می شود. مزیت دیگر این روش آن است که سرعتهای القایی در صفحه روتور، از مجموعه معادلات ديفرانسيلي مرتبه اول تعيين مي شوند، که میتوانند با استفاده از روشهای غیرتکراری حل گردند. بهعلت عدم نیاز به تکرار، برای تعیین ضرایب آيروديناميكي هر المان پره، مدل ميتواند مستقيما همراه با مدل واماندگی دینامیکی استفاده شود. اگرچه AeroDyn تاثیر واماندگی دینامیکی را بعد از حل معادلات GDW، تعیین می کند. برای اطلاع از جزئیات

بیشتر به مرجع مربوطه مراجعه شود [۱۸].

۵- سامانه کنترل مرجع

² Kinner

³ Legendre

در توربینهای بادی جدید از ژنراتورهای سرعت متغیر برای کسب انرژی بادهای با سرعت بیش از مجاز استفاده می شود. برای همین سرعت ژنراتور با تنظیم همزمان گشتاور ژنراتور و گام پره تغییر و تنظیم می شود. لذا کنترلر برای سرعتهای باد بالاتر از مجاز طراحی شدهاست. کنترلر از نوع تناسبی-انتگرال گیر تطبیقی است. بدین ترتیب که ضرایب مربوط به آن با استفاده از خطیسازی کل سیستم در سرعتهای باد یکنواخت ۱۱/۴ تا ۲۵ متر برثانیه و زوایای گام مختلف و سرعت دورانی ثابت روتور، بهدست آمده اند.

برای کنترل توربینبادی از اَشکال کنترلی سرعت متغیر ٔ و پیچش پره در جهتی که لبه حمله به سمت باد حرکت کند، استفاده می شود. در چنین توربین هایی، روش مرسوم برای کنترل عملی توان تولیدی، متکی به طراحی دو سامانه کنترلی کنترل گشتاور ژنراتور و کنترل همزمان زاویه پیچش سه پره میباشد. این دو سامانه کنترلی به گونهای طراحی میشوند، که برای اکثر مواقع بهترتیب در سرعتهای باد کمتر و بیشتر از مقدار مجاز بهصورت مستقل از هم کار کنند. هدف کنترلر گشتاور ژنراتور بیشینه کردن توان اکتسابی زیر نقطه عملکردی مجاز است. هدف کنترلر پیچش پره، تنظیم سرعت ژنراتور بالای نقطه عملکردی مجاز است [۱۰]. جیسون جانکمن روش فوق را با استفاده از کنترلر PID تطبیقی روی توربینبادی شناور پیادهسازی کردهاست که در اینجا نیز از آن استفاده می شود.

۶- معرفی مشخصات توربینبادی مورد استفاده

در این مقاله از مشخصات توربینبادی پایه کششی مبنای NREL-MIT استفاده می شود. در جدول شماره ۱ مشخصات توربینبادی، در جدول ۲ مشخصات سازه پره،

جدول ۱- مشخصات توربینبادی		
۵	توان اسمی(MW)	
مقابل باد و ۳ پره	جهت روتور و تعداد پرهها	
۳ و ۱۲۶	قطر هاب و روتور (m)	
٩٠	ارتفاع هاب(m)	
۳ و ۱۱/۴	سرعت قطع پائين و بالا (m/s)	
11	جرم روتور (kg)	
74	جرم موتورخانه(kg)	
848480	جرم برج(kg)	

جدول ۲- مشخصات سازه پرهها			
طول(m)			
جرم کل(kg)			
ممان دوم اینرسی جرمی (kg.m ²			
ممان اول اینرسی جرمی (kg.m)			

جدول ۳- مشخصات آیرودینامیکی پرەھا [۲۴]			
ايرفويل	مقطع		
Cylinder 1	۲و۲		
Cylinder 2	٣		
DU40_A17	۴		
DU35_A17	۵و۶		
DU30_A17	Y		
DU25_A17	٨و٩		
DU21_A17	۱۰و۱۱		
NACA64_A17	۲۱و۱۳و۲۹و۵۱و۶۶و۱۷		

	جدول ۴- مشخصات سکو
11	شعاع سکو(m)
۲١/۵	ارتفاع سيلندر (m)
۲ • / • ۱	ارتفاع آبخور (m)
_٩/۴	مرکز جرم(m)
۴/۳۷۵×۱۰۶	جرم بخش بتونی سکو (kg)
۱/ ۷۶ ×۱۰ ^۵	جرم بخش فولادی سکو (kg)
10.	عمق لنگر (m)
٠/٠٨٠٩	قطر کابل(m)
۱۳۰/۴	چگالی کابل(kg/m)
Δ/Λ 9 × 1 · [^]	سختی کششی کابل(N)

¹ Variable Speed

۷-نحوهی شبیهسازی توربینبادی

اکنون با استفاده از مشخصات توربینبادی نوع پایه کششی که در بخش قبل بیان گردید و نیز با استفاده از فایل مجموع داده ایجادشده توسط نرمافزار FAST، مدل توربین موردنظر در نرمافزار ADAMS ایجاد می شود. فایل مذبور حاوی هندسه دینامیک چند جسمی مسئله و مشخصات آورده شده در قسمت ۶ میباشد. منظور از هندسه دینامیک چند جسمی توربینبادی این است که سیستم توربینبادی شناور بهصورت یک سری از اجسام صلب ۶ درجهآزادی متصل به هم با جرممتمرکز و اینرسی مرتبط توسط مفصلها (قيود) بيان مى شود. بر اين اساس اجزاء الاستیک، همچون پرهها و برج توربین با استفاده از یک سری اجسام صلب متصل بههم بهوسیله ماتریسهای سختی و دمپینگ خطی چندبعدی مدل می شوند (قیود ۶ درجهآزادی). موتورخانه و هاب نیز از این قاعده مستثنی نیستند. تمام سازه سکوی نگهدارنده به صورت یک جرم صلب متصل به پایه برج توربین درنظر گرفته شدهاست.

الگوریتم گام زمانی متغیر برای تلفیق استفاده می کند. مسئله شبیه سازی مطابق استاندارد 3-IEC-61400 برای مورد بار طراحی^۱ 1.2 این شرایط در جدول ۵ ارائه انجام می شود [۳۳]. این شرایط در جدول ۵ ارائه شده است. 1.2 DLC احتیاج به این دارد که باد و موج هم سو و چندجهته باشند، اما به علت این که سکو متقارن محوری است صرفاً یک جهت موج و باد درنظر گرفته شده است. موقعیتهای متغیر توسط 1.4 DLC پوشش داده می شوند. با این حال 1.4 DLC برای تحلیل بار نهایی استفاده می شود و خارج از حیطه این کار است. که از توزیع احتمال توام^۲ باید برای سرعت باد، ارتفاع موثر موج و دوره تناوب موج استفاده شود. اما به علت در دسترس نبودن داده های کامل سایت، شرط 1.1 DLC در

استفاده از ارتفاع موثر موج مورد انتظار در محدوده سرعت باد داده شده به کار گرفته شدهاست. به علت این که تمرکز اصلی استراتژی کنترلی به بالای منطقه سرعت مجاز باد تکیه دارد، محدوده سرعت باد بین ۱۵ تا ۲۴ متر بر ثانیه خواهد بود. شرایط موج بر اساس سایت مرجع هواشناسی استفاده شده توسط جیسون جانکمن [۱۰] که در شمال شرقی اسکاتلند است بنا شدهاست. در دادههای این سایت ارتفاع موثر موج و محدوده دوره تناوب موج برای سرعت باد مربوطه وجود دارد. در این تحقیق دورههای تناوب موج در هر سری از سرعت باد به طور خطی از کمترین تا بیشترین محدوده دوره تناوب برای سایتی که تئوری فرضيات خطى موج استفاده شده توسط ماژول HydroDyn را نقض نمیکند، تغییر میکند. لازم به یادآوری است که استفاده از تئوری موج خطی در آبهای عميق منطقي مي باشد. طبق استاندارد IEC-61400-3 برای تئوری موج خطی

ابل به کارگیری در آبهای عمیق لازم است معادله زیر ارضاء شود [۲۲ و ۲۳].

 $\frac{H_s}{gT_p^2} \le 0.002 \tag{10}$

 $oldsymbol{g}$ که در آن H_s ارتفاع موج، T_p دوره تناوب موج و شتاب گرانشی میباشد.

دول ۵- خلاصهای از سرایط LC 1.2 DLC [۱۱]	جدول ۵- خ	خلاصهای	;	شرايط	1.2	DLC	[٣٣]
---	-----------	---------	---	-------	-----	-----	------

مدل تلاطم معمولي Vin < Vhub < Vout	شرايط باد
حالت دریای معمولی	امواج
هم جهت	جهات امواج و باد
ندارد	جریان دریا

بعد از ایجاد مدل توربینبادی پایه کششی در ADAMS، با یکپارچه نمودن ماژولهای بارگذاری بهصورت فایل DLL اقدام به اجرای شبیهسازی در محیط ADAMS/Solver می شود. مدت زمان شبیهسازی ۳۰۰ ثانیه میباشد. بعد از اتمام شبیهسازیها مجموعه جوابها

¹ Design Load Case

² Joint Probability Distribution

میدهد که از لحاظ عددی متفاوت ولی از لحاظ تحلیلی معادل با آن است. بنابراین بهجای درنظر گرفتن موقعیت، معادلات قیود سینماتیکی سرعت همراه با معادلات دیفرانسیلی سینماتیکی حل میشوند. در حل گر ADAMS این حل گر SI2 نامیده شدهاست و به نوعی آهستهتر از روش اندیس ۳ میباشد ولی دقت و ثبات زیادی دارد.

در این کار از حل گر GSTIFF به خاطر سرعت بالای آن استفاده می شود. این حل گر ابتدا با استفاده از فرمول انتگرال گیری ضمنی DAE ها را به مجموعهای از معادلات جبری تبدیل می کند. این فرمول، همان فرمول اولر برگشتی⁷ (رو به عقب) با گام منفرد است. در ادامه از الگوریتم تکراری نیوتن رافسون برای به دست آوردن حاصل دستگاه غیر خطی (مکانها) استفاده می کند. اگر فرایند تکرار ناکام بماند، گام انتگرال گیری کم می شود و مسئله برای گام جدید حل می گردد.

۸–نتایج شبیهسازی

همان گونه که در بخش قبل نیز بیان شد، نتایج عددی حاصل از شبیه سازی از طریق فایل خروجی ADAMS در دسترس می باشد. به علت زیاد بودن تعداد پارامترها در اینجا فقط به برخی از مهمترین آن ها اشاره می شود. اشکال ۶ تا ۱۷ نمونه هایی از نتایج ADAMS را نشان می دهد که با نتایج حاصل از نرم افزار FAST مقایسه شده اند.

از شکل ۶ مشاهده می شود که روند تغییرات زاویه گام پرهها با استفاده از کنترلر خطی تطبیقی از مقدار صفر شروع و در بازه ۷ تا ۲۰ درجه در حال تغییر می باشد. نتایج حاصله از ADAMS و FAST اختلافاتی باهم دارند. علت این اختلاف را این گونه می توان توجیه نمود که پیچش و جابه جایی جرم در مدل پره که در نرم افزار در فایل خروجی قابل دسترسی میباشد. شکل ۵ روند شبیهسازی را در زمان مشخص نشان میدهد.

روشهای بسیار زیادی برای حل معادلات دیفرانسیل سیستم و قیود آن وجود دارد. از این معادلات دیفراسیل و معادلات مربوط به قیود در ADAMS تحت عنوان مجموعه 'DAE یاد میشود. هر DAE اندیس مربوط به خود را دارد که معرف تعداد دفعات دیفرانسیل گیری از DAE هاست تا درجات آزادی سیستم را دربر گیرد. در حالت خاص DAE مربوط به مسئله تحلیل دینامیکی در شبیه سازی سیستمهای دینامیکی اندیس ۳ دارد. که بالا شبیه سازی سیستمهای دینامیکی اندیس ۳ دارد. که بالا قابلیت اعتماد بیشتری به حل میدهد وجود دارد. معروف ترین آن ها حل گر 3DAE است که مربوط به حل معادلات دیفرانسیل موقعیت قیود سینماتیکی میباشد.



شکل ۵- شبیهسازی در ADAMS در لحظه مشخص

دومین آنها الگوریتم تصحیح شدهای است که اندیس اصلی ۳ را به مسئلهای با اندیس ۲ برای DAE کاهش

۱۳

² Backward Euler formula

¹ Differential Algebraic Equation



FAST نادیده گرفته می شوند در ADAMS در محاسبات لحاظ می شوند. نتیجه واضح این اختلافات آن است که زوایای گام پره برای ADAMS کوچکتر از FAST می باشد، چون سامانه کنترلی در FAST باید کمبود پیچش پره را جبران کند. با این توصیف تراست اعمالی روی پره ها نیز تغییر کرده و نوسانات سازهای توربین را نیز تحت تاثیر قرار می دهد.



از شکل ۷ میتوان دریافت که کنترلر خطی در صدد ثابت نگه داشتن گشتاور ژنراتور میباشد. برای اینکار اجباراً سرعت دورانی روتور و به تبع آن سرعت دورانی ژنراتور باید تغییر کند. با این توصیف توان خروجی ژنراتور نیز رفتاری مشابه سرعت دورانی ژنراتور خواهد داشت.



بهعلت کوپلینگ نیروهای آیرودینامیکی و هیدرودینامیکی جابهجایی قائم، طولی، عرضی و غلتشهای سکو اجتناب ناپذیر است. شکلهای ۸ تا ۱۳ این پاسخها را نشان میدهند. اختلاف موجود بین پاسخ ADAMS و FAST در این اشکال ناشی از تحلیل پاسخ سازهای میباشد.



اختلاف اصلى موجود بين نتايج حاصل از ADAMS و FAST از قیود دینامیک سازه موجود در سازه توربین نشات می گیرد. البته الگوریتمهای حل گر نیز در این اختلافات دخیل هستند ولی سهم به مراتب کمتری به خود اختصاص میدهند. بهعنوان مثال پیچش و جابهجایی جرم در مدل پره که در نرم افزار FAST نادیده گرفته می شوند در ADAMS درنظر گرفته شده و محاسبه می شوند. با این توصیف و با علم به این که نیروهای برا و یسای آیرودینامیکی ارتباط مستقیمی با زاویه برخورد جریان ورودی هوا با مقطع ایرفویل پره دارند و با کمترین مقدار تغییر زاویه گام پره دچار نوسان می شوند، تراست اعمالی روی پرهها نیز که از برآیند نیروهای برا و پسا در مقاطع مختلف پرهها ناشی می شود دچار تغییر شده و درحقیقت مقدار بار اعمالی روی سازه برج توربین را تحت تاثیر قرار میدهد. با ادامه این روند جابهجاییهای سازهای نیز در پارامترهای جریان هوای برخوردی به پرهها همچون سرعت نسبی جریان، زاویه حمله، جدایش جریان و غيره تغيير ايجاد ميكنند كه تعاملي آيروالاستيكي

(کوپلینگ) بین جریان هوای ورودی و سازه توربین بهوجود میآید. درباره بارهای اعمالی از طرف آب به سکوی نگهدانده نیز رفتاری مشابه تکرار میشود با این تفاوت که در اینجا کل سکو بهصورت یک جسم صلب درنظر گرفته میشود. وقتی موج آب به سکو برخورد می کند باعث جابهجایی آن میشود، این جابهجایی به نوبه خود در رفتار امواج نیز تاثیر می گذارد که از آن بهعنوان تشعشع موج یاد میشود.

لذا میتوان چنین جمعبندی کرد که سازه توربینبادی شناور همزمان پذیرای دو نیروی آیرودینامیکی و هیدرودینامیکی میباشد که باهم کوپل میباشند. بدین واسطه تعاملی آیروالاستیکی بین سازه و آنها برقرار است که از آن تحت عنوان تعامل آیروهیدروالاستیکی توربینبادی یاد میشود. لذا اختلافات موجود بین نتایج حاصله از دینامیک سازه توربین ناشی میشود که تحت قیود مختلفی قرار دارند.

۹- نتیجهگیری

در این مقاله مدلسازی دینامیکی و شبیهسازی آیروهیدروالاستیک توربینبادی از نوع پایه کششی با استفاده از نرمافزار تحلیل دینامیکی ADAMS انجام شد. نیروهای هیدرودینامیکی اعمالی روی سکوی نگهدارنده و نیروهای آیرودینامیکی اعمالی روی اجزاء پرههای توربین با استفاده از زیربرنامههای HydroDyn و AeroDyn که با استفاده از زیربرنامههای HydroDyn و AeroDyn که با استفاده از زیربرنامههای میشود، محاسبه گردیدند. دادههای باد با سرعت میانگین ۱۸ متر برثانیه با استفاده از نرمافزار باد با سرعت میانگین ۱۸ متر برثانیه با استفاده از نرمافزار در ادامه برای اجرای شبیهسازی، کنترلر خطی تطبیقی مرسوم توبین بادی پایه خاکی روی آن اعمال و شبیهسازی انجام گرفت. مقایسه نتایج حاصل از تحلیل دینامیکی توربینبادی پایه کششی شناور در نرمافزار تحلیل دینامیکی 80 طراحي واقعى توربينبادي در قدم اول نياز به طراحي و

تحلیل مفهومی و شبیه سازی پیش نمونه می باشد، لذا

هرچه پاسخهای حاصله به واقعیت نزدیک باشد ارزشمندتر

نویسندگان مقاله مراتب تشکر و قدردانی خود را از آقا و

خانم جانکمن به خاطر مشاوره علمی در روند اجرای این

نرمافزار FAST نشان از دقت بالای نتایج دارد. تفاوتهای موجود بین جوابهای حاصله از ADAMS و FAST را میتوان ناشی از قابلیت بسیار بالای ساختاری نرمافزار ADAMS در تحلیل و شبیهسازی سامانههای مکانیکی دانست. میتوان گفت که اکثر فرضیاتی که در نرمافزار FAST برای سادهسازی تحلیل به کار گرفته شدهاند در ADAMS درنظر گرفته نمیشوند. بنابراین در نتایج تحلیل نیز تاثیر گذارند. بدین ترتیب جوابهای استخراج شده از ADAMS قابلیت اعتماد بیشتری داشته و به مده از واقعی نزدیکتر خواهند بود. باتوجه به این که برای

مراجع

[1] Musial, W., Butterfield, S., (2004). "Future for offshore wind energy in the united states". Proceedings of the EnergyOcean Conference, Palm Beach Florida, USA.

خواهد بود.

تشكر و قدرداني

مطالعه اعلام ميدارند.

- [2] Cummins, W.E. (1962). "The impulse response function and ship motions". The Symposium on Ship Theory at the Institute for Schiffbau University, Hamburg, Germany.
- [3] Ogilvie, T.F. (1964). "Recent progress toward the understanding and prediction of ship motions". Proceedings of the Fifth Symposium on Naval Hydrodynamics, Bergen, Norway, pp. 3–128.
- [4] Sclavounos, P.D., "13.022 Surface Waves and Their Interaction with Floating Bodies, Lecture Notes". Massachusetts Institute of Technology (MIT), OpenCourseWare.
- [5] Bulder, B.H., van Hees, M.T., Henderson, A., Huijsmans, R.H.M., Pierik, J.T.G., Snijders, E.J.B., ..., Wolf, M.J. (2002). "Study to feasibility of and boundary conditions for floating offshore wind turbines". Public Report.
- [6] Lee, K.H. (2005). "Responses of floating wind turbines to wind and wave excitation". M.Sc Dissertation, Department of Ocean Engineering, Massachusetts Institute of Technology, Cambridge, MA, USA.
- [7] Wayman, E.N., Sclavounos, P.D., Butterfield, S., Jonkman, J., Musial, W. (2006). "Coupled dynamic modeling of floating wind turbine systems". Proceedings of the 2006 Offshore Technology Conference, Houston, TX.
- [8] Wayman, E., (2006). "Coupled dynamics and economic analysis of floating wind turbine systems". M.Sc Dissertation, Department of Mechanical Engineering, Massachusetts Institute of Technology, Cambridge, MA, USA.
- [9] Vijfhuizen, W.J.M.J. (2006). "Design of a wind and wave power barge". M.Sc Dissertation, Department of Naval Architecture and Mechanical Engineering, Universities of Glasgow and Strathclyde, Glasgow, Scotland.
- [10] Jonkman, J.M. (2007). "Dynamics modeling and loads analysis of an offshore floating wind turbine". PhD Thesis, University of Colorado.
- [11] Faltinsen, O.M. (1990). "Sea loads on ships and offshore structures". Cambridge University Press, Cambridge, UK.
- [12] Newman, J.N. (1997). "Marine Hydrodynamics". The MIT Press, Cambridge, MA, USA.
- [13] Emmerhoff, O.J. (1994). "The slow-drift motions of offshore structures". Ph.D. Dissertation, Department of Ocean Engineering, Massachusetts Institute of Technology, Cambridge, MA, USA.

- [14] Rubinstein, R.Y. (1981). "Simulation and the monte carlo method". John Wiley & Sons, Inc., New York, pp. 86–91.
- [15] McCabe, A.P., Bradshaw, A., Widden, M.B. (2005). "A time-domain model of a floating body using transforms". Proceedings of the 6th European Wave and Tidal Conference, Glasgow, Scotland.
- [16] Swarztrauber, P.N. (2007). "FFTPACK". NCAR's Mathematical and Statistical Libraries, documentation files accessible at http://www.cisl.ucar.edu/softlib/FFTPACK.html.
- [17] Press, W.H., Teukolsky, S.A., Vetterling, W.T., Flannery, B.P. (1992). "Numerical recipes in fortran: The art of scientific computing". 2nd ed., Cambridge University Press, Cambridge, UK, pp. 490–498.
- [18] Moriarty, P.J., Hansen, A.C. (2005). "AeroDyn Theory Manual". NREL/EL-500-36881, Golden, CO: National Renewable Energy Laboratory.
- [19] Leishman, J.G. (2000). "Principles of helicopter aerodynamics". Cambridge University Press, pp.78-127.
- [20] Manwell, J.F., McGowan, J.G., Rogers, A.L. (2002). "Wind energy explained: Theory, Design and Application". New York: John Wiley & Sons.
- [21] Kinner, W. (1937). "Die kreisförmige tragfläche auf potentialtheoretischer grundlage". Ing. Arch, Vol. 8, No. 1, pp. 47-80.
- [22] Namik, H., Stol, K., (2011). "Performance analysis of individual blade pitch control of offshore wind turbines on two floating platforms". Mechatronics, Vol. 21, No. 4, pp. 691-703.
- [23] IEC 61400-3, (2006). "Wind Turbines Part 3: Design Requirements for Offshore Wind Turbines", International Electrotechnical Commission (IEC), in Press.
- [24] Jonkman, J.M. (2010). "Definition of the Floating System for Phase IV of OC3". Technical Report NREL/TP-500-47535, National Renewable Energy Laboratory.
- [25] Jonkman, B.J., Buhl, M.L.J. (2007). "TurbSim User'S Guide". National Renewable Energy Laboratory (NREL), Golden. CO, Tech. Rep. NREL/TP-500-41136,[Online]. Available: http://wind. nrel. gov/designcodes/preprocessors/turbsim.
- [26] Jonkman, B.J., Buhl, M.L.J. (2004). "FAST User's Guide". NREL/EL-500-29798, Golden, CO: National Renewable Energy Laboratory.