طراحی کنترل کننده توان و بهبود میرایی نوسانات پیچشی در توربین بادی DFIG-710 kW نصبشده در سایت بینالود

محسن رحيمي ، استاديار، محمد رضا اسماعيلي ، دانشجوي كارشناسي ارشد

mrahimi@kashanu.ac.ir – دانشکده مهندسی برق و کامپیوتر – دانشگاه کاشان – کاشان – ایران – mresmaeili@grad.kashanu.ac.ir ۲- دانشکده مهندسی برق و کامپیوتر – دانشگاه کاشان – کاشان – ایران – ایران

چکیده: سیستم تحتمطالعه در این مقاله یک توربین-ژنراتور واقعی ۷۱۰ کیلو وات DFIG است که اخیراً در سایت بینالود نصب شده است. اندازه گیریها و مشاهدات عینی از توربین مذکور نشان داده که در سرعتهای بالای باد، نوسانهای الکترومکانیکی با فرکانس ۲ هرتز در سیستم مکانیکی ظاهر میشود که باعث لرزش توربین می گردد. کنترل توربین مذکور بر مبنای کنترل توان و بر اساس یک منحنی توان-سرعت از پیشتعیین شده توسط کارخانه سازنده صورت می گیرد. در این مقاله هدف تحلیل منشأ و علت پیدایش این نوسانها است. بنابراین در ابتدا به طراحی سیستم کنترل توان توربین-ژنراتور مذکور بر اساس منحنی توان-سرعت مختص توربین پرداخته می شود. در ادامه مودهای مکانیکی سیستم تحت شرایط بهره برداری و سرعتهای مختلف باد استخراج گردیده و مشخص شده که در بعضی نقاط کار نوسانات فرکانس پایین (حدوداً ۲ هرتز) در پاسخ توان، سرعت و گشتاور پیچشی ژنراتور ظاهر می شود. در ادامه برای بهبود میرایی مودهای پیچشی، یک کنترل کننده کمکی پایدارساز بنام پایدز ساز نوسانات پیچشی (TOS) پیشنهاد می شود. در پایان نتایج شبیه سازی برای سیستم تحت مطالعه آورده می شود.

واژههای کلیدی: توربین بادی مبتنی بر ژنراتور القایی دوسو تغذیه، نوسانات پیچشی، پایدارساز نوسانات پیچشی

Power controller design and damping improvement of torsional oscillations in the 710 kW DFIG based wind turbine installed at the Binalood site

M. Rahimi¹, Assitant professor, M. R. Esmaeili², MSc. Student

1- Faculty of Electrical and Computer Engineering, University of Kashan, Kashan, Iran, Email: mrahimi@kashanu.ac.ir 2- Faculty of Electrical and Computer Engineering, University of Kashan, Kashan, Iran, Email: mohamadsobhan@ymail.com

Abstract: The system under study in this paper is a real 710 kW DFIG based wind turbine installed in the binalood site. Based on the measurements and observations of the turbine, at high wind speeds, electromechanical oscillations with frequency of 2 Hz apear on the mechanical system leading to turbine vibration. Control of the wind turbine is carried out based on the power control through a predefined power-speed curve provided by the wind turbine manufacture. The purpose of this paper is to find out the nature and reason of the above mentioned electromechanical oscillations. Hence, the paper first deals with the power control design based on the corresponding power-speed curve. Then, mechanical modes of the system under different operating conditions and wind speeds are extracted. It is shown that at some operating points, low frequency oscillations with frequency of 2 Hz appear on the generator power, generator speed and shaft torsional torque. Next, for improving the damping of the torsional modes, an auxiliary stabilizer control, known as torsional oscillations stabilizer (TOS), is proposed. At the end, simulation results for the system under study are presented.

Keywords: DFIG based wind turbine, torsional oscillations, torsional oscillations stabilizer

تاریخ ارسال مقاله: ۹۴/۷/۸ تاریخ اصلاح مقاله: ۹۴/۱۲/۱ تاریخ پذیرش مقاله: ۹۵/۲/۲۵ نام نویسنده مسئول: ایران – کاشان - کیلومتر ۶ بلوار قطب راوندی – دانشگاه کاشان – دانشکده مهندسی برق و کامپیوتر

۱ – مقدمه

در سال های اخیر استفاده از انرژی باد به عنوان یکی از مهم ترین منابع انرژی تجدیدپذیر دارای توجیه اقتصادی، در بسیاری از کشورهای جهان از جمله ایران افزایش چشمگیری داشته است [۱]. از اواسط دهه ۱۹۹۰ به علت برخی از مزایای ماشین القایی نسبت به ماشین های سنکرون، استفاده از ماشین القایی در توربین-ژنراتورهای بادی افزایش یافت [۳-۲]. در بین ژنراتورهای القایی نیز، ژنراتورهای القایی دوسو تغذیه (DFIG) دارای عملکرد بهتری نسبت به سایر ژنراتورهای القایی هستند [۴]. از جمله مزایای این نوع ژنراتور را میتوان به انعطاف پذیری لازم برای کنترل توان اکتیو و راکتیو، قابلیت ردیابی نقطه توان ماکزیم (MPPT)، عدمنیاز به بانک خازنی جهت تأمین توان راکتیو موردنیاز، عملکرد مناسب در رنج وسیعی از تغییرات

شمای کلی توربین-ژنراتور DFIG تحت مطالعه در شکل ۱ آمده شمای کلی توربین-ژنراتور القایی روتور سیمپیچی شده است که سیمپیچی روتور بهوسیله یک مبدل الکترونیک قدرت تغذیه می شود. مبدل الکترونیک قدرت، خود از دو مبدل تشکیل شده است. یکی مبدل سمت روتور و دیگری مبدل سمت شبکه. این دو مبدل مستقل از هم کنترل می شوند. وظیفه مبدل سمت روتور، کنترل توان حقیقی و راکتیوی است که ژنراتور با شبکه مبادله می کند. درواقع بهوسیله مبدل سمت روتور می توان سرعت ژنراتور را همگام با تغییرات سرعت باد بیش ترین مقدار باشد. مبدل سمت شبکه ولتاژ لینک cd را کنترل می کند و همچنین می تواند برای تزریق توان راکتیو و کنترل ولتاژ نیز به کار رود. توان نامی هر یک از مبدل ها تقریباً ۳۰٪ توان نامی ژنراتور است و تغییرات سرعت روتور در بازه ۲۰ ± ٪ حول سرعت سنگرون است.

در توربین-ژنراتورهای بادی، شفت واسط توربین-ژنراتور نرمتر از ژنراتورهای سنتی است [۶]. ازاینرو سیستم مکانیکی باید به صورت حداقل دوجرمه مدل شود [۸-۷]. مدل مکانیکی تکجرمه نمی تواند نوسانهای الکترومکانیکی و پیچشی شفت را پیش بینی کند. از نوسانهای الکترومکانیکی مرتبط با سیستم مکانیکی چندجرمه به نوسانهای پیچشی و الکترومکانیکی تعبیر می شود که وابسته به مودهای پیچشی سیستم مکانیکی است.



در یک سیستم قدرت دارای ژنراتورهای سنکرون سنتی، مسئله نوسانهای الکترومکانیکی و میراسازی این نوسانها مسئله اساسی در مطالعات دینامیک سیستم قدرت میباشد که مربوط به ماشینهای سنکرون بوده و با استفاده از پایدارساز سیستم قدرت یا بهکارگیری ادوات FACTS میتوان میرایی این نوسانها را افزایش داد [۹]. با اتصال توربینهای بادی به شبکه قدرت، مسئله میرایی نوسانهای پیچشی که مربوط به سیستم مکانیکی توربینهای بادی است، نیز به مطالعات دینامیکی سیستم قدرت اضافه شده است. در شبکههای قدرت شامل تولیدات بادی، مطالعات دینامیکی انجامشده در مورد نوربینهای بادی DFIG شامل سه دسته زیر است: ۱- بهبود میرایی نوسانهای بینناحیهای سیستم قدرت با استفاده از کنترلهای کمکی استفاده از آا]، ۲- میرا کردن نوسانات مربوط به تشدید زیر سنکرون با استفاده از DFIG [۱۱]، ۳- بهبود میرایی نوسانات پیچشی مرتبط با توربینهای بادی DFIG [۱۲]، ۳- بهبود میرایی نوسانات پیچشی مرتبط با

در این مقاله هدف، تحلیل منشأ و علت پیدایش نوسانهای پیچشی در سیستم تحتمطالعه شامل توربین بادی و بهبود میرایی این نوسانها است. سیستم تحتمطالعه درواقع یک توربین-ژنراتور بادی ۷۱۰ کیلووات DFIG است، که در سایت بینالود نصب شده است. توضیح اینکه اندازه گیریها و مشاهدات عینی از توربین بادی مذکور نشان داده که در سرعتهای بالای باد، نوسانهای پیچشی الکترومکانیکی با فرکانس ۲ هرتز در سیستم مکانیکی ظاهر می شود که باعث لرزش توربین می گردد.

در چندین مقاله و مرجع تاکنون به نوسان های الکترومکانیکی و پیچشی مرتبط با توربین های بادی پرداخته شده است. با توجه به این مقالات، نوسان های پیچشی در توربین های بادی به ۴ دلیل ظاهر می شود، که در زیر به آن اشاره می شود:

وقوع خطا در سیستم قدرت و تغییرات گذرای گشتاور الکتریکی ژنراتور ازجمله دلایلی است که باعث تحریک مودهای پیچشی و الکترومکانیکی شده و در [۱۶–۱۴] به آن پرداخته شده است. وقوع پدیده تشدید زیر سنکرون در شبکههای جبرانشده با خازن سری و ایجاد گشتاورهای الکتریکی نوسانی از دلایل دیگر ظهور نوسان های پیچشی فرکانس پایین مرتبط با توربین های بادی است که در [۱۷-۱۹] بـه آن پرداختـه مـیشـود. سیسـتم کنتـرل زاویـه پـره در توربین های بادی یک سیستم نسبتاً کند می شود، که پهنای باند فركانسی آن نسبتاً كوچک است. تداخل بین پهنای باند سیستم كنترل زاویه پره و فرکانس نوسان های پیچشی نیز می تواند باعث تحریک نوسان های پیچشی در توربین های بادی شود که موضوع بحث [۲۰] است. تداخل بین دینامیک های پیچشی شفت و مدولاسیون توان همان طور که در [۲۱] اشاره شده است، یکی دیگر از عوامل وقوع نوسان های پیچشی شفت مرتبط با توربین های بادی است. روش هایی نیز برای بهبود میرایی نوسان های پیچشی در سیستم های دارای توربین های بادی در [۲۶، ۲۴-۲۲] پیشنهاد شده است.

د مقاله جام به تجابل بابدا محدنان کردام مکان کی از تخراج

۲- مدل سازی سیستم تحت مطالعه

در این قسمت هدف مدلسازی دینامیکی سیستم با فرضهای زیر است:

۱- مدلسازی سیستم در دستگاه چرخان سنکرون dq و به صورت یکایی (پریونیت) می باشد.

۲- جهتهای مثبت جریانهای سیمپیچهای روتور و استاتور به طرف داخل ماشین فرض میشود.

روابط ولتاژ، شار استاتور و روتور و گشتاور در یک ماشین القایی دوسو تغذیه در دستگاه چرخان dq در مقالات متعدد از جمله در [۲۵-۲۶] آمده که به فرم زیر می باشد:

$$v_{sdq} = R_s i_{sdq} + j \omega \psi_{sdq} + \frac{1}{\omega_b} \frac{d\psi_{sdq}}{dt}$$
(1)

$$v_{nlq} = R_r i_{nlq} + j \omega_2 \psi_{nlq} + \frac{1}{\omega_b} \frac{d\psi_{nlq}}{dt}$$
(Y)

$$\psi_{sdq} = L_s i_{sdq} + L_m i_{rdq} \tag{(7)}$$

$$\psi_{rdq} = L_r i_{rdq} + L_m i_{sdq} \tag{(f)}$$

$$T_e = \frac{L_m}{L_s} (\psi_{sq} i_{nl} - \psi_{sd} i_{rq})$$
 (Δ)

۲-۱- مدلسازی دینامیکی و کنترل جریان روتور

نمایش مطلوب برای بیان معادلات ماشین در مقاصد کنترلی، بیان معادلات حالت بر حسب متغیرهای شار استاتور و جریان روتور است. نویسنده در مرجع [۲۷] معادلات دینامیکی روتور و نحوه طراحی کنترل کننده جریان روتور را بهطور کامل استخراج کرده و به اختصار در زیر آورده می شود. معادلات دینامیکی روتور که مناسب برای مقاصد کنترلی می باشند، در دستگاه مرجع سنکرون به صورت زیر هستند.

$$v_{rd} = R'_r i_{rd} + \frac{L'_r}{\omega_b} \cdot \frac{di_{rd}}{dt} - \omega_2 L'_r i_{rq} + e_d \tag{6}$$

$$v_{rq} = R'_r i_{rq} + \frac{L'_r}{\omega_b} \cdot \frac{di_{rq}}{dt} + \omega_2 L'_r i_{rd} + e_q \tag{V}$$

که L'_r و L'_r در (۶) و (۷) مقاومت اهمی و اندوکتانس گذرای روتور $L'_r = L_r - \frac{L_m^2}{L_s}$ و $R'_r = R_r + (\frac{L_m}{L_s})^2 R_s$ و $R'_r = L_r - \frac{L_m^2}{L_s}$ بوده و عبارتاند از: $R_s = q$ مؤلفههای P_q و لتاژهای ضدمحرکه روتور بوده و عبارتاند از:

$$e_{dq} = \frac{L_m}{L_s} \left(v_{sdq} - \frac{R_s}{L_s} \psi_{sdq} - j \omega_r \psi_{sdq} \right) \tag{A}$$

با توجه به رابطه (۸) ولتاژهای ضدمحرکه روتور تابعی از ولتـاژ و شـار استاتور بوده و درواقع اثـر دینامیـک اسـتاتور را بـر روی روتـور مـنعکس میکنند.

روابط (۶) و (۷) دینامیکهای dq کنترل جریان روتور را توصیف میکنند. _۲ م و _۲ م ولتاژهای کنترلی روتور بوده و مقدار آنها توسط کنترل کنندههای جریان روتور تعیین می شود. با جبران مؤلفههای تزویجی -w₂L'_ri_{rq} و ₂L'_ri_{nd} توسط ترمهای پیش خور، حلقههای d کنترل جریان از هم جدا و مستقل خواهد شد. شکل ۲ حلقههای d و q کنترل جریان روتور را نشان می دهد.

اگر ضرایب کنتـرلکننـده PI طـوری انتخـاب شـودکـه رابطـه اگـر ضـرایب کنتـرلکننـده علم وری انتخـاب شـودکـه رابطـه $\frac{k_{i-idq}}{k_{p-idq}} = \frac{R'_r}{L'_r} \omega_b$ کنترلکننده PI حذف خواهد شد و خواهیم داشت:

$$G_{cl_idq} = \frac{I_{rdq}(s)}{I_{rdq-ref}(s)} = \frac{\alpha_I}{(s+\alpha_I)}$$
(9)

که $\frac{k_{p-idq}\omega_{b}}{L'_{r}}$ پهنای باند حلقه بسته کنترل جریان روتور میباشد.



شکل ۲: حلقههای d و q کنترل جریان روتور

۲-۲- کنترل توان حقیقی

درصورتی که کنترل برداری مبدل سمت روتور در DFIG با جهتیابی ولتاژ استاتور انجام گیرد، میتوان با کنترل جریان محور b روتور (i_{rd}) توان حقیقی و گشتاور الکترومکانیکی را کنترل کرد. توان حقیقی تزریق شده به شبکه توسط استاتور (در مقیاس پریونیت) از رابطه زیر به دست می آید:

$$P_s = -\operatorname{Re}\left[(v_{sd} + jv_{sq})(i_{sd} - ji_{sq})\right]$$
(1.)

 $v_{sd} \approx V_s$ در حالت کنترل برداری با جهتیابی ولتاژ استاتور داریم: $v_{sd} \approx V_s \approx v_{sd}$ و $v_{sd} = V_s$ و $v_{sq} = 0$ و $v_{sq} = 0$ و $v_{sq} = 0$. با جایگذاری این روابط در رابطه (۱۰) و مرتب کردن معادله بر حسب ولتاژ استاتور و جریان روتور خواهیم داشت:

$$P_s = \frac{L_m}{L_s} V_s \, i_{nd} \tag{11}$$

که _s V در رابطه فوق دامنه ولتاژ استاتور است. با توجه به رابطه (۱۱) *i*_{nd} مؤلفه توان حقیقی جریان روتور بوده که وظیفه آن کنترل توان حقیقی ژنراتور است. بهوسیله حلقه خارجی، توان حقیقی اندازه گیری شده ژنراتور با توان حقیقی مرجع مقایسه شده و سیگنال خطای توان استخراج می شود. با عبور سیگنال خطای توان از کنترل کننده IP، جریان مرجع روتور (که مسئول کنترل توان حقیقی می باشد) تولید می شود. شکل (۳) حلقه خارجی کنترل توان حقیقی می باشد) تولید می شود. شکل (۳) حلقه خارجی کنترل توان حقیقی مرجع استاتور بر می شود. شکل (۳) ملقه خارجی کنترل توان حقیقی مرجع استاتور بر می شود. شکل (۳) ملقه خارجی کنترل توان حقیقی مرجع استاتور بر می شود. شرح از شکل ۳ واضح است، توان حقیقی مرجع استاتور بر اساس منحنی توان-سرعت توربین استخراج می شود. کارخانههای توربین ارائه می دهند. برای مقاصد کنترلی، منحنی توان-سرعت توربین را در یك جدول جستجو ذخیره می کنند. برای استخراج توان حقیقی مرجع، سرعت ژنراتور به عنوان ورودی وارد جدول جستجو می شود. خروجی جدول جستجو همان توان حقیقی مرجع استاتور یا ژنراتور است.

در شکل ۳، $\frac{\alpha_I}{s+\alpha_I}$ تابع تبدیل حلقه داخلی کنترل جریان روتور میباشد. فرض کنید که تابع تبدیل کنترل کننده PI توان به صورت میباشد. فرض کنید که تابع تبدیل کنترل کننده کا توان به صورت میباشد. اگر $\frac{k_i}{k_p}$ را چنان انتخاب کنیم که

مورت قطب α_I توسط صفر کنترلکننده $\frac{k_i}{k_p} = \alpha_I$ حذف خواهد شد و لذا تابع تبدیل حلقه باز سیستم کنترل توان بهصورت رابطه زیر در میآید:

$$F_O(s) = \frac{L_m}{L_s} \frac{k_p V_s \alpha_I}{s}$$
(17)

با تعریف $\alpha_{I} = k_{p} \frac{L_{m}}{L_{s}} V_{s} \alpha_{I}$ تابع تبدیل حلقه خارجی α_{p} با تعریف روان، یک سیستم مرتبه اول میباشد که دارای پهنای باند α_{p} است. در این صورت خواهیم داشت:

$$\frac{P_s}{P_s^*} = \frac{\alpha_p}{s + \alpha_p} \tag{17}$$





 α_I به این ترتیب α_p پارامتر طراحی است و معمولاً کسری از (α_r) به این ترتیب (پهنای باند حلقه داخلی) انتخاب می شود. به عبارت دیگر با تعیین (په نای باند حلقه داخلی) می توان k_i و k_r را به صورت زیر به دست آورد:

$$k_{p} = \left(\frac{\alpha_{p}}{\alpha_{I}}\right) \cdot \left(\frac{L_{s}}{L_{m}}\right) \cdot \left(\frac{1}{V_{s}}\right)$$

$$k_{i} = k_{p} \cdot \alpha_{I}$$
(14)

۳- سیستم تحتمطالعه

در شکل ۱ دیاگرام کلی سیستم تحتمطالعه ارائه شده است. شکل ۱ یک توربین-ژنراتور ۷۱۰ کیلووات DFIG را نشان می دهد که در سایت بینالود نصب شده است. ژنراتور این سیستم از نوع ژنراتور القایی روتور سیمپیچی شده است که دارای توان نامی ۶۹۰ کیلووات تحت ولتاژ ولت از طریق کابل و ترانسفورماتور واسط متصل شده است. مبدل سمت شبکه توسط یک فیلتر و ترانسفورماتور به استاتور وصل شده و مبدل سمت روتور نیز به سیمپیچی روتور متصل می شود. شفت سرعت پایین توربین از طریق یک جعبهدنده با نسبت تبدیل ۵۲/۷ به شفت سرعت بالای ژنراتور متصل شده است.

۳-۱- منحنی توان-سرعت

در سیستم تحت مطالعه عمل کنترل توان بر اساس یک منحنی توان-سرعت از پیش تعیین شده صورت می گیرد. این منحنی توسط کار خانه های سازنده توربین بر اساس ویژگی های آئرودینامیکی پره و توربین، ملاحظات کنترلی ژنراتور و تغییرات سرعت باد، چگالی هوا و غیره ارائه می شود و به صورت یک جدول جستجو در سیستم کنترل برنامه ریزی می شود. این منحنی نواحی عملکرد توربین در توان های مختلف را نشـان مـیدهـد و شـامل ۴ ناحیـه اسـت. ایـن منحنـی بـرای سیستم تحتمطالعه بهصورت شکل ۴ بوده که به شرح زیر است:

الف- ناحیه ۱ یا ناحیه سرعت پایین: در این ناحیه سرعت باد پایین بوده و به علت محدودیت سرعت پایین ژنراتور، توربین در ضریب بازدهی بهینه کار نمی کند.

ب- ناحیه ۲ یا ناحیه ردیابی توان ماکزیمم: در سرعتهای میانی و متوسط باد توربین در ضریب بازدهی بهینه کار میکند. یعنی به ازای هر سرعت مشخص باد توربین در سرعتی می چرخد، که ضریب بازدهی بهینه و درنتیجه توان ماکزیمم حاصل شود.

ج- ناحیه سوم یا ناحیه کار سرعت ثابت: در این ناحیه سرعت ژنراتور تقریباً ثابت بوده و به همین دلیل به آن ناحیه سرعت ثابت می گویند. البته در عمل برای جلوگیری از تغییرات شدید توان (به ازای تغییرات اندك سرعت) این ناحیه اندكی شیبدار است و سرعت در آن دقیقاً ثابت نیست. توربین در ضریب بازدهی بهینه كار نمی كند.

د- ناحیه چهارم یا ناحیه کار توان ثابت: در این ناحیـه توان خروجـی ژنراتور ثابت بوده و تـلاش مـیشـود تـا بـا اسـتفاده از کنتـرل زاویـه پـره سرعت ژنراتور را بهسرعت نامی محدود کنیم.



۲-۲- مشخصات آئرودینامیک پرههای توربین

سیستم آئرودینامیکی روتور توربین، میزان توان که توسط باد به شفت توربین منتقل میشود را مشخص میکند. رابطه (۱۵) ارتباط بین توان باد و توان مکانیکی منتقل شده به شفت در توربین بادی را نشان می دهد [۶]:

$$P_m = C_p(\lambda, \beta) \cdot P_w \tag{10}$$

$$P_w = \frac{1}{2} \rho A v_w^3 \tag{19}$$

در (۱۵) توان در دسترس باد بوده و $C_p(\lambda, \beta)$ در (۱۵) ضریب P_w در (۱۵) توان در دسترس باد بوده و آن در ضمیمه آورده شده بازدهی توربین نامیده می شود که مقدار آن در ضمیمه آورده شده است و برحسب نرخ سرعت نوک (λ) و زاویه پره بیان می شود. نرخ سرعت نوک از رابطه (۱۷) به دست می آید [β].

$$\lambda = \frac{R \,\omega_t}{V_w} \tag{1Y}$$

در رابطـه (۱۷)، R شـعاع پـرههـای تـوربین، a_{t} سـرعت زاویـهای چرخش روتور توربین و V_{w} سرعت باد است.

۴- مدل مکانیکی توربین-ژنراتور و تحلیل پایداری

ثابت فنری شفت در توربین-ژنراتورهای بادی ۳۰ تا ۱۰۰ برابر کوچکتر از ثابت فنری شفت توربین-ژنراتورهای سنکرون سنتی است. به همین دلیل برای مدل سازی سیستم مکانیکی از مدل صلب یا تکجرمه استفاده نمی شود، بلکه از مدل چندجرمه استفاده می شود. به دلیل اینکه مدل دوجرمه با دقت مناسبی رفتار سیستم مکانیکی را تبیین می کند در این مقاله از مدل دوجرمه برای مدل سازی سیستم مکانیکی استفاده شده است. معادلات سیستم مکانیکی دوجرمه برای توربین های بادی در [۲۸] آمده است. معادلات خطی شده سیستم مکانیکی دوجرمه به صورت زیر است:

$$2H_g \frac{d\Delta\omega_g}{dt} = k\,\Delta\theta + D\left(\Delta\omega_l - \Delta\omega_g\right) - \left|\Delta T_e\right| \tag{1}$$

$$\frac{d\,\Delta\theta}{dt} = \omega_b \left(\Delta\omega_t - \Delta\omega_g\right) \tag{19}$$

$$2H_t \frac{d\Delta\omega_t}{dt} = \Delta T_m - k\,\Delta\theta - D\left(\Delta\omega_t - \Delta\omega_g\right) \tag{7.1}$$

که در این روابط H_g و H_t ثابت اینرسی ژنراتور و توربین، $\varpi_g \in \mathcal{B}_g$ و m_g مسرعت زاویه ای چـرخش ژنراتـور و تـوربین، T_e و T_e گشـتاور m_t الکترومکانیکی ژنـراتـور و تـوربین، k ثـابت فنـری معادل شفت توربین-ژنراتور، D میرایی شفت و θ جابهجایی زاویه ای بین دو انتهای شفت است.

$$T_m = \frac{P_m}{\omega_t} \tag{(1)}$$

برای تحلیل پایداری لازم است که روابط (۲۱–۱۹) را به فـرم معادلـه حالت تحلیل پایداری $x^{\bullet} = Ax + Bu$

$$\Delta \dot{\omega}_{g} = \frac{d\Delta \omega_{g}}{dt} = \frac{1}{2H_{g}} k \Delta \theta + \frac{1}{2H_{g}} D(\Delta \omega_{t} - \Delta \omega_{g}) - \frac{1}{2H_{g}} |\Delta T_{e}|$$
(YY)

$$\Delta \hat{\theta} = \frac{d \Delta \theta}{dt} = \omega_b \left(\Delta \omega_t - \Delta \omega_g \right) \tag{177}$$

$$\Delta \dot{\omega}_{t} = \frac{d\Delta \omega_{t}}{dt} = \frac{1}{2H_{t}} \Delta T_{m} - \frac{1}{2H_{t}} k \Delta \theta - \frac{1}{2H_{t}} D (\Delta \omega_{t} - \Delta \omega_{g})$$
(YF)

در ادامه می بایست معادلات بالا بسط داده شود تا به نتایج موردنظر رسید. با صرفنظر از تلفات ماشین، اگر P_e توان الکتریکی خروجی ژنراتور باشد، گشتاور الکترومکانیکی ژنراتور از رابطه زیر به دست می آید:

$$\Delta T_e = \Delta P_s = \frac{\partial P_s}{\partial \omega_g} \Delta \omega_g = M \Delta \omega_g \tag{Y9}$$

در ادامه با خطی سازی روابط (۱۵) و (۲۱) داریم:

$$\Delta P_m = \frac{\partial P_m}{\partial \omega_t} \Delta \omega_t = P_w \frac{dC_p}{d\omega_t} \Delta \omega_t = (\frac{P_{m_0}}{C_{p_0}} \cdot \frac{dC_p}{d\omega_t}) \Delta \omega_t \tag{(7.1)}$$

$$\Delta T_m = -\frac{P_{m_0}}{\omega_{t_0}^2} \Delta \omega_t + \frac{\Delta P_m}{\omega_{t_0}} \tag{(1)}$$

با قرار دادن رابطه (۳۰) در (۳۱)، به رابطه (۳۲) میرسیم.

$$\Delta T_m = \left(\frac{-P_{m_0}}{\omega_{t_0}^2} + \frac{P_{m_0}}{\omega_{t_0}C_{p_0}} \cdot \frac{dC_p}{d\omega_t}\right) \cdot \Delta \omega_t \tag{(TT)}$$

: در رابطه (۳۲)، مقدار
$$\frac{dC_p}{d\omega_t}$$
 از رابطه (۳۳) به دست می آید، یعنی
 $\frac{dC_p}{d\omega_t} = \frac{dC_p}{d\lambda} \cdot \frac{d\lambda}{d\omega_t} = \frac{dC_p}{d\lambda} \cdot \frac{R}{V_w}$
(۳۳)

برای به دست آوردن مقدار
$$\frac{dC_p}{d\lambda}$$
 در رابطه (۳۳)، باید از رابطه
(۳۳)، باید از رابطه (۳۳) ردر قسمت پیوست) مشتق گرفت. درنهایت روابط ($C_p(\lambda,\beta)$)-(۲۲) به فرم معادلات حالت زیر در می آید:

$$\begin{bmatrix} \bullet \\ \Delta \omega_{g} \\ \Delta \theta \\ \Delta \omega_{t} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} \frac{-M-D}{2H_{g}} & \frac{k}{2H_{g}} & \frac{D}{2H_{g}} \\ -\omega_{b} & 0 & \omega_{b} \\ \frac{D}{2H_{t}} & -\frac{k}{2H_{t}} & \frac{1}{2H_{t}}(\Delta T_{m} - D) \end{bmatrix} \begin{bmatrix} \Delta \omega_{g} \\ \Delta \theta \\ \Delta \omega_{t} \end{bmatrix}$$
(°f)

در ماتریس فوق مقدار M برابـر بـا $\frac{\partial P_s}{\partial \omega_g}$ بـوده، وابسـته بـه منحنـی توان-سرعت بوده و از رابطه (۲۸) به دسـت مـی آیـد. مقـدار D میرایـی سیستم و k هـم ثابت فنـری است. همچنـین مقـدار ΔT_m از روابط (۳۲) و (۳۳) محاسبه می شود.

۴-۱- تحلیل سیگنال کوچک

در این بخش، مقادیر ویژه سیستم بر مبنای معادلات حالت (۳۴) استخراج می گردد. ماتریس معادلات حالت (۳۴) که به فرم X = A.X است، مربوط به سیستم مکانیکی دوجرمه با متغیرهای حالت $T[A O \ \Delta O_{a}] = X$ می باشد. بنابراین مقادیر ویژه استخراج شده نیز کاملاً مرتبط با متغیرهای حالت مکانیکی می باشد. با استخراج شده نیز کاملاً مرتبط با متغیرهای حالت مکانیکی می باشد. با استخراج شده نیز کاملاً مرتبط با متغیرهای حالت مکانیکی می باشد. با استخراج شده نیز کاملاً مرتبط با متغیرهای حالت مکانیکی می باشد. با می می شود که زرانواحی ۱، ۲، ۳ و ۴ از منحنی توان - سرعت در شکل ۴ به دست آورده و به بررسی پایداری سیستم از روی مقادیر ویژه پرداخته می شود که نتایج در جدول ۱ آورده شده است. همان طور که در جدول ۱ آورده شده است، سرعت باد ۸ متر برثانیه متناظر با ناحیه ۲ از منحنی توان سرعت، سرعت باد ۸ متر برثانیه متناظر با ناحیه ۲

$$T_e = \frac{P_e}{\omega_g} \tag{7\Delta}$$

می توان نشان داد که در ماشین القایی دوسو تغذیه با صرف نظر از تلفات مس، ارتباط توان خروجی استاتور P_s و توان خروجی ژنراتور $P_e = P_s(1-s)$ به صورت $P_e = P_s(1-s)$ است، که S لغزش ژنراتور بوده و عبارت است از: $g_g = s = s$ که g_g سرعت ژنراتور برحسب پریونیت است. با توجه به توضیحات فوق و رابطه (۲۵) خواهیم داشت:

$$T_e \cong P_s \tag{(YF)}$$

که T_s و T_s مقادیر گشتاور ژنراتور و توان استاتور برحسب پریونیت میباشند.

رابطه (۲۶) نشان میدهد که در مقیاس پریونیت و در حالت ماندگار توان استاتور با گشتاور الکتریکی ژنراتور برابر است.

اگر فرض کنیم که دینامیک حلقه کنترل توان حقیقی (که یک دینامیک الکتریکی است)، نسبت به دینامیکهای مکانیکی بهاندازه کافی سریعتر باشد، در این صورت برای تحلیل و بررسی دینامیکهای مکانیکی میتوان از دینامیک کنترل کننده PI توان حقیقی صرفنظر کرد و توان حقیقی اندازه گیریشده را برابر با مقدار مرجع آن در نظر گرفت؛ یعنی: $P_s \approx P_{s-ref}$. با این وصف میتوان از روی منحنی توان سرعت شکل ۴، مستقیماً توان حقیقی P_s به صورت تابعی از سرعت بیان کرد.

همان طور که اشاره شد، منحنی توان-سرعت (شکل ۴)، دارای ۴ ناحیه مختلف است. بهعبارتدیگر ژنراتور دارای نواحی کارکرد متفاوتی است. هرکدام از این نواحی (که بر روی شکل شماره گذاری شده) را با یک معادله خط تقریب زده که روابط حاکم بر این ۴ ناحیه بهصورت زیر است:

$$P_{s} = \begin{cases} 10.15\omega_{g} - 8.2 & 1215 \le \omega_{g} \le 1248 \\ 0.65\omega_{g} - 0.335 & 1248 \le \omega_{g} \le 1560 \\ 28.95\omega_{g} - 29.75 & 1560 \le \omega_{g} \le 1590 \\ 0.929 & \omega_{g} \ge 1590 \end{cases}$$
(YY)

با استفاده از روابط (۲۶) و (۲۷) و با استفاده از خطیسازی، رابطه گشتاور خطیشده برحسب سرعت در نرواحی مختلف منحنی توان-سرعت بهصورت رابطه (۲۸) است.

$$\Delta T_{e} = \Delta P_{s} = \frac{\partial P_{s}}{\partial \omega_{g}} \Delta \omega_{g} = \begin{cases} 10.15 \Delta \omega_{g} & 1215 \le \omega_{g} \le 1248 \\ 0.65 \Delta \omega_{g} & 1248 \le \omega_{g} \le 1560 \\ 28.95 \Delta \omega_{g} & 1560 \le \omega_{g} \le 1590 \\ 0 & \omega_{g} \ge 1590 \end{cases}$$
(7A)

برای سهولت در سادهسازی روابط، مقـدار
$$rac{\partial P_s}{\partial \omega_g}$$
 برابـر بـا M قـرار

داده میشود و داریم:

سرعت باد ۱۰ متربرثانیه متناظر با ناحیه ۳ و سرعت های باد ۱۳ متربرثانیه و ۱۶ متربرثانیه متناظر با ناحیه ۴ از منحنی توان-سرعت است که برای این سرعتهای باد، مقادیر ویژه و نسبت میرایی سیستم را به دست آورده و از روی آن به تحلیل پایداری سیستم پرداخته میشود. به مقادیر ویژه نوسانی مرتبط با معادلات حالت سیستم مکانیکی، مودهای الکترومکانیکی پیچشی سیستم گفته میشود. در جدول ۱ مقادیر ویژه ۸_{1.2} مودهای نوسانی متناظر با سیستم مکانیکی است که از آن بهعنوان مودهای پیچشی یاد می شود. با توجه به مقادیر جدول ۱ فرکانس مودهای مکانیکی نوسانی در نواحی ۲ و ۴ حدود ۲ هرتز می باشد. به علاوه نسبت میرایی این مودهای پیچشی نوسانی در ناحیه ۴ برابر ۰/۰۶۱ بوده که بسیار کوچک می باشد. ضعیف بودن میرایی مودهای پیچشی در ناحیه ۴ به این معنا است که سیستم کنترل نمیتواند میرایی مناسب را برای این مودها فراهم کند و این امر همان طور که در شبیه سازی ها نشان داده خواهد شد باعث ظاهر شدن نوسانات با فرکانس ۲ هرتز در سرعت و توان ژنراتور می شود، که می تواند نامطلوب باشد.

ین بن	سرعت باد(متر ب
، (بو 1: ۲ میراشونده مرابع (۱۰ م. ۲۰ :: ۲ ۲ میراشونده مرابع زنانی (۲۰ :: ۲ ۲ ۲ ۲ ۲ ۲ ۲ ۲ ۲ ۲ ۲ ۲ ۲ ۲ ۲ ۲ ۲ ۲	رثانيه)
•/TAN $\lambda_{1,2}=-4.7\pm j11.49$ $\lambda_{3}=-1.37$	۶
\cdot/\cdot \wedge \wedge γ/\cdot γ/\cdot γ/\cdot γ/\cdot γ/\cdot $\lambda_{1,2}=-1.048\pm j12.8$ γ \wedge $\lambda_{3}=-0.1276$	٨
(1.56) (1.56) $(1.2)^{-3.42 \pm j4.1}$ (1.56) $(1.56$	•
$\cdot/\cdot \mathfrak{SY}$ $Y/\cdot \mathfrak{F1}$ $\lambda_{1,2} = -0.79 \pm j12.83$ \mathfrak{F} 10°	٣
$\cdot/\cdot \mathfrak{S}$	۶

سيس	مكانيكى	مودهای	مربوط به	ويژه	مقادير	:١	جدول
-----	---------	--------	----------	------	--------	----	------

توضيح اينكه فركانس نوسان هاى پيچشى سيستم مكانيكى تـــوربين-ژنراتـــور در حالـــت حلقـــه بـــاز از رابطــه سیستم $f_0 = \frac{1}{2\pi} \sqrt{\frac{k\left(H_g + H_t\right)}{2H_g H_t}}$ تحت مطالعه با پارامترهای پیوست این مقدار حدود ۲ هرتز است. لذا در نواحی ۲ و ۴ به دلیل اینکه سیستم کنترل نمی تواند میرایی مناسب را فراهم کند، نوسان های موده ای پیچشی با میرایی ضعیف در پاسخ سیستم ظاهر می شود. بر عکس در نواحی ۱ و ۳ میرایی مودهای مكانيكي مناسب بوده وبهخصوص در ناحيه سوم نسبت ميرايي مودهای مکانیکی چشمگیر بوده و بنابراین همان طور که در شبیهسازیها نشان داده خواهد شد، نوسان های پیچشی به ازای عملکرد در نواحی ۱ و ۳ در خروجی سیستم ظاهر نمی گردد. این به

معنای این است که در نواحی ۱ و ۳ سیستم کنترل میرایی مناسب برای مودهای پیچشی فراهم مینماید. در ادامه جهت راستی آزمایی تحلیل سیگنال کوچک انجامشده، سیستم تحتمطالعه را شبیهسازی مي کنيم.

۴-۲- شبیه سازی و تحلیل نتایج

شکل ۵ شبیهسازی سیستم تحتمطالعه را برای سرعتهای باد ۶، ۸، ۱۰، ۱۳ و ۱۶ متربرثانیه نشان می دهد. با توجه به نمودارهای شکل ۵ مشاهده می شود که به ازای سرعت های ۶ و ۱۰ متربر ثانیه که متناظر با نواحی ۱ و ۳ از ناحیه توان سرعت است، در پاسخها نوسان های پیچشبی مشاهده نمبی شود ولی برای سرعت های باد ۱۳ و ۱۶ متربرثانیه که مربوط به ناحیه ۴ از منحنی توان-سرعت میباشد، نوسان هایی با دامنه محسوس در پاسخ سرعت و توان ژنراتور ظاهر می شود. فرکانس این نوسانات حدود ۲ هرتز بوده که با نتایج تحلیل سیگنال کوچک و تحلیل مودال همخوانی دارد. حتی در ناحیه ۴، با افزایش سرعت باد از ۱۳ متربرثانیه به ۱۶ متربرثانیه دامنه نوسانات توان بیشتر هم شده است. نتیجه اینکه به ازای عملکرد در ناحیه ۴ از منحني توان-سرعت، نوساناتي از نوع نوسانات الكترومكانيكي و پیچشی در پاسخها ظاهر می شود که سیستم کنترل نمی تواند میرایی مناسب را برای این مودها فراهم کند. در تحلیل سیگنال کوچک هم بررسی شد که مودهای نوسانی سیستم در این ناحیه از میرایی بسیار کمی برخوردار است و لذا نوساناتی با فرکانس حدود ۲ هرتز در یاسخ سیستم ظاهر می شود. اکنون می بایست میرایی نوسانات پیچشی را بهبود داد. مناسبترین راه مؤثر برای پایداری و بهبود میرایی نوسانات پیچشی سیستم استفاده از پایدارساز نوسانات پیچشی (TOS) است.

۵- پایدارساز نوسانات پیچشی

سیستم مکانیکی به صورت دوجرمه در حالت حلقه باز دارای مودهای نوسانی تحت عنوان مودهای پیچشی است. در قسمت قبل نشان داده شد که فرکانس مودهای نوسانی پیچشی مربوط به سیستم مکانیکی در بعضی از نقاط کار و شرایط بهرهبرداری می تواند در خروجی سیستم ظاهر شود و در این صورت اثر نامطلوب خود را روی پاسخ توان، سرعت و گشتاور نشان دهد. تحلیل های بخش قبل نشان داد که به ازای ناحیه عملکرد ۴ از منحنی توان-سرعت، مودهای نوسانی پیچشی اثر خود را در یاسخ سیستم حلقه بسته نشان میدهد

و سیستم کنترل نمیتواند میرایی مناسب را برای این مودها فراهم کند. در این بخش یک پایدارساز کمکی بنام پایدارساز نوسانات پیچشے معرفی مے شود کہ نقش اصلی آن، افزودن میرایے بہ نوسان های روتور ژنراتور با استفاده از سیگنال های کمکی است. برای فراهم آوردن میرایی، باید پایدارساز، یک مؤلف گشتاور الکتریکی را همفاز با تغییرات سرعت روتور ایجاد کند. یعنی:

$$\Delta T_{TOS} = k_D . \Delta \omega_g \tag{72}$$



شکل ۵: نمودار توان کل و سرعت ژنراتور به ازای سرعت های مختلف باد

شکل ۶ بلوک دیاگرام کنترل توان ژنراتور را با لحاظ کردن پایدارساز نوسانات پیچشی (بلوک TOS در شکل ۶) نشان می دهد. همچنین اجزاء بلوک پایدارساز نوسانات پیچشی در شکل ۷ نشان داده شده است. کنترل کننده TOS دارای سه بلوک است: بلوک مربوط فیلتر پایین گذر، بلوک مربوط به فیلتر بالاگذر و بهره تناسبی k_{D} . پایدارساز در شرایط کار عادی که سیستم فاقد نوسانهای پیچشی است، نباید عمل کند. لذا از یک فیلتر بالاگذر با فرکانس قطع ۲/۳ رادیان برثانیه در ساختار پایدارساز استفاده شده تا چنانچه نوسانهای فرکانس پایین با فرکانس حدود ۲ هرتز در سرعت ژنراتور ظاهر شد، این فرکانس ها از پایین حدود ۲ هرتز را میافزاید. همچنین در ساختار پایدارساز یک فیلتر پایین گذر نیز وجود دارد و در اینجا فرکانس قطع فیلتر پایدارساز یک

را ۲۰ رادیانبرثانیه در نظر گرفته ایم تا از عبور فرکانسهای بالاتر از ۲۰ رادیان برثانیه اجتناب شود. به عبارت دیگر پایدارساز در قبال فرکانسهای بالاتر از ۲۰ رادیان برثانیه واکنش نمی دهد.

در سرعتهای بالای باد توربین در ناحیه چهارم از منحنی توان-سرعت کار میکند و همان طور که گفته شد، سیستم کنترل نمی تواند میرایی کافی را برای مودهای پیچشی در این ناحیه فراهم کند. بنابراین ضریب بهره تناسبی $_{D}$ نیز چنان انتخاب شده تا در سرعتهای بالای باد (مثلا ۱۳ متربرثانیه)، نسبت میرایی مودهای الکترومکانیکی بیش تر از 0 گردد و بر این اساس مقدار k_{D} برابر با ۱۵ انتخاب شده است.

۵-۱ - تحلیل پایداری با در نظر گرفتن پایدارساز نوسانات پیچشی

اگر اثر پایدارساز نوسانات پیچشی را در دینامیک سیستم لحاظ کنیم، رابطه (۳۴) به رابطه (۳۶) تبدیل می شود. استفاده از رابطه (۳۶)، مقادیر ویژه سیستم را به ازای نواحی مختلف از کارکرد ژنراتور (نواحی ۱، ۲، ۳ و ۴ از منحنی توان-سرعت) به دست آورده و این بار به بررسی پایداری سیستم با حضور TOS پرداخته می شود و با حالت بدون TOS مقایسه می شود.



شکل ۶: دیاگرام کنترل توان با پایدارساز سیستم قدرت



شکل ۷: دیاگرام پایدارساز نوسانات پیچشی



جـدول ۲ مقـادیر ویـژه سیسـتم مکـانیکی را در حضـور TOS نشـان میدهد. با توجه به جدول ۲ مشاهده می شود که با وجود TOS میـزان میرایی سیستم در تمامی نواحی مطلوب است.

جدول ۲: مقادیر ویژه سیستم با وجود میرا کننده نوسانات پیچشی

				-
نسبت میرایی با وجود TOS	فر کانس طبیعی نامیرای مود نوسانی (هرتز)	مقادير ويژه	ناحیه عملکرد از منحنی توان- سرعت	سرعت باد (متربرثانیه)
•/٧۶۵	•/914	-4.39±j3.7 -15.7	١	۶
·/۵۷۵	۱/۸۶	-6.73± j9.56 -2.38	٢	٨
•/۴١٣	• / ٧٨ ١	-37.5 -2.03 ± j4.47	٣	١٠
۰/۵۵	١/٨٨	-6.5±j9.86 -2.24	k	١٣
•/۵۵١	١/٨٧٩	$-6.5 \pm j9.85$	۴	18

در نواحی ۱، ۲ و ۴ نسبت میرایی به میزان چشم گیری افزایش یافته است و در ناحیه ۳ نسبت میرایی اندکی کاهش یافته ولی این میزان کاهش، تأثیری بر پاسخ سیستم نخواهد داشت.

۵-۲- شبیهسازی با وجود پایدارساز نوسانات پیچشی

اکنون سیستم تحت مطالعه را با حضور TOS در سرعت های باد ۶، ۸، ۱۰، ۱۰ و ۱۶ متربرثانیه شبیه سازی می کنیم تا درستی نتایج تحلیل سیگنال کوچک به وسیله شبیه سازی آزموده شود. به ازای سرعت های باد ۶، ۸ و ۱۰ متربرثانیه حتی بدون TOS نیز پاسخ ها از میرایی مناسبی برخوردارند و اصولاً نوسان های پیچشی در این سرعت ها در پاسخ سیستم ظاهر نمی شود. از مقایسه شکل های ۵ و ۸، تأثیر پاسخ سیستم ظاهر نمی شود. از مقایسه شکل های ۵ و ۸، تأثیر مالست. همان طور که از شکل ۸ مشاهده می شود، با وجود TOS در مقایسه با شکل ۵ میرایی نوسان های پاسخ ها در سرعت های ۱۳ و ۱۶ متربرثانیه به نحوه چشم گیری بهبود یافته است، که این تأیید کننده تأثیر مثبت پایدار است.

نتیجه اینکه با توجه به شکل ۸ و جدول ۲، عملکرد پایدارساز در سرعتهای مختلف باد و در نقاط کار مختلف مؤثر بوده و عملاً نوسانهای پیچشی در هیچ یک از سرعتهای باد و درنتیجه در هیچ یک از نقاط کار در پاسخ سیستم ظاهر نمی شود.

شکل ۹ شکل موجهای سرعت ژنراتور و گشتاور پیچشی شفت را در پاسخ به تغییرات پلهای سرعت باد نشان می دهد. در ابت دا سرعت باد برابر با ۹ متربرثانیه است و در زمان sec ۳ = ۲ به ۱۳ متربرثانیه تغییر داده می شود. همان طور که مشاهده می شود در حالت بدون پایدارساز، نوسانات پیچشی در پاسخ سرعت و گشتاور پیچشی ژنراتور طاهر می شود درصورتی که با استفاده از پایدارساز این نوسانها به سرعت میرا می شوند.



شکل ۱۰: شکل موجهای سرعت و گشتاور پیچشی شفت ژنراتور در سرعت باد ۱۳ متربرثانیه و در ازای ۴۰ درصد افتادگی ولتاژ پایانه استاتور با و بدون پایدارساز

 $k_D = 15 \quad T_1 = 0.05 \text{ sec} \quad T_2 = 0.3 \text{ sec}$

مراجع

- C. Harini, N. K. Kumari, and G. S. Raju, "Analysis of wind turbine driven doubly fed induction generator," *Int. Conf. Electrical Energy Systems (ICEES)*, pp. 246-251, 2011.
- [2] E. Muljadi, C. P. Butterfield, B. Parsons, and A. Ellis, "Effect of variable speed wind turbine generator on stability of a weak grid," *IEEE Trans. Energy Convers.*, vol. 22, no. 1, pp. 29-36, 2007.
- [3] F. M. Hughes, O. Anaya-Lara, N. Jenkins, and G. Strbac, "A power system stabilizer for DFIG-based wind generation," *IEEE Trans. Power Syst.*, vol. 21, no. 2, pp. 763-772, 2006.
- [4] G. Tsourakis, B. M. Nomikos, and C. D. Vournas, "Contribution of doubly fed wind generators to oscillation damping," *IEEE Trans. Energy Convers.*, vol. 2, pp. 783-791, 2009.
- [5] S. Yuanzhang, W. Lixin, L. Guojie, and L. Jin, "A review on analysis and control of small signal stability of power systems with large scale integration of wind power," *Int. Conf. Power System Technology* (POWERCON), pp. 1-6, 2010.
- [6] T. Ackerman, *Wind Power in Power Systems*, Wiley Publishing, 2005.
- [7] A. Tabesh, and R. Iravani, "Transient behavior of a fixed-speed grid-connected wind farm," *Proc. Int. Conf. Power Systems Transients*, Montreal, Canada, pp. 1-5, 2005.
- [8] G. Ramtharan, N. Jenkins, O. Anaya-Lara, and E. Bossanyi, "Influence of rotor structural dynamics representations on the electrical transient performance of FSIG and DFIG wind turbines," *Wind Energy*, vol. 10, pp. 293-301, 2007.

[۹] سعید اباذری و امید مرادی، «بهبود میرایی نوسانات

- [10] L. Hui, L. Shengquan, and J. Haiting, "Damping control strategies of inter-area low-frequency oscillation for DFIG-based wind farms integrated into a power system," *Electrical Power and Energy Systems*, vol. 61, pp. 279-287, 2014.
- [11] M. Mokhtari, J. Khazaei, and D. Nazarpour, "Subsynchronous resonance damping via doubly fed induction generator," *Electrical Power and Energy Systems*, vol. 53, pp. 876-883, 2013.
- [12] J. Licari, C. E. Ugalde-Loo, J. B. Ekanayake, and N. Jenkins, "Comparison of the performance and stability of

شکل ۱۰ شکل موجهای سرعت و گشتاور پیچشی شفت ژنراتور را در سرعت باد ۱۳ متربرثانیه و در ازای ۴۰ درصد افتادگی ولتاژ پایانه استاتور نشان میدهد. خطای افتادگی ولتاژ با عمق ۴۰ درصد و مدت زمان ۱۰۰ میلیثانیه در زمان ۶۶ ه به پایانه استاتور ژنراتور تحمیل شده است. همان طور که مشاهده میشود در حالت بدون پایدارساز، نوسانات پیچشی در پاسخ سرعت و گشتاور پیچشی ژنراتور ظاهر میشود درصورتی که با استفاده از پایدارساز این نوسانها بهسرعت میرا میشوند.

۶- نتیجهگیری

در این مقاله ضمن طراحی کنترل کننده توان، به تبیین عملکرد سیستم مکانیکی و تحلیل نوسانات الکترومکانیکی و پیچشی در سیستم تحتمطالعه پرداخته می شود.

سيستم تحت مطالعه درواقع يک توربين-ژنراتور DFIG-710kW است که در سایت بینالود نصب شده است. در عمل، کنترل توان توربین-ژنراتور دوسو تغذیه معمولاً بر اساس یک منحنے از پیش برنامه ریزی شده بنام منحنی توان-سرعت صورت می گیرد که توسط آن توان مرجع برای سیستم کنترل فراهم می شود. تحلیل های انجام شده نشان میدهد که در بعضی نواحی از منحنے توان-سرعت، سیستم کنتے ل نمے تواند میراپے مناسب را برای مودھای پیچشے و الكترومكانيكي فراهم كندو لذا باعث ظاهر شدن نوسانات با فركانس یایین (حدوداً ۲ هرتز) در پاسخ توان، سرعت و گشتاور ژنراتور می شود. بر این اساس در این مقاله به تحلیل عملکرد سیگنال کوچک سیستم تحت مطالعه یرداخته شده و مودهای مکانیکی سیستم تحت شرایط بهرهبرداری و سرعتهای مختلف باد استخراج گردیده و مشخص شده که به ازای نقاط کار ژنراتور که در ناحیه ۴ از منحنی توان-سرعت قرار می گیرد، میرایی مودهای پیچشی ضعیف و نوساناتی از نوع پیچشی و الکترومکانیکی در یاسخهای خروجی ژنراتور ظاهر مے شود. در ادامه برای بهبود میرایی نوسان های پیچشی، یک کنترل کننده کمکے، یایدارساز به نام پایدارساز نوسان های پیچشی پیشنهاد شده است که نتایج شبیهسازی برای سیستم تحتمطالعه کارایی عملکرد آن را تأیید مي کند.

پيوستھا

الف- مشخصات ژنراتور DFIG-710 kW تحت مطالعه

$$M_n = 690V \quad poles = 4 \quad f = 50Hz \quad R_s = 0.0054\Omega$$

 $R_r = 0.0042\Omega \quad X_s = 1.992\Omega \quad X_r = 2.0149\Omega \quad X_m = 1.96\Omega$
 $p - aشخصات مکانیکی توربین-ژنراتور تحت مطالعه
 $H_g = 0.55 \sec H_t = 3.5 \sec k = 0.5 pu / elec.rad$$

$$D = 1.5 \, pu \quad n_{gear} = 52.7 \qquad R = 23.5 \, m$$

 $690V / 20kV, 800kVA, X_T = 0.08 pu, R_T = 0.08/30$

د- رابطه ضریب بازدهی توربین

- [27] M. Rahimi, and M. Parniani, "Dynamic behavior analysis of doubly-fed induction generator wind turbines –The influence of rotor and speed controller parameters," *Electrical Power and Energy Systems*, vol. 32, pp. 464-477, 2010.
- [28] M. Rahimi, "Drive train dynamics assessment and speed controller design in variable speed wind turbines," *Renewable Energy, Elsevier*, vol. 89, pp. 716-729, 2016.

two torsional vibration dampers for variable-speed wind turbines," *Wind Energy*, vol. 18, pp. 1545-1559, 2015.

- [13] W. N. White, F. Fateh, and Z. Yu, "Torsional resonance active damping in grid tied wind turbines with gearbox, DFIG, and power converters," *American Control Conf.*, Chicago, IL, USA, 2015.
- [14] L. Chen, H. Xu, and J. Wenske, "Active damping of torsional vibrations in the drive train of a DFIG wind turbine," *Proc. Int. Conf. Renewable Energies and Power Quality*, Cordoba, Spain, April 2014.
- [15] B. Badrzadeh, S. K. Salman, and K. S. Smith, "Assessment and enhancement of grid fault induced torsional oscillations for Induction Generator-based wind turbines," *Power Systems Conf. and Exposition*, Seattle, WA, pp. 1-7, 2009.
- [16] S. M. Muyeen, M. H. Ali, R. Takahashi, and T. Murata, "Blade-shaft torsional oscillation minimization of wind turbine generator system by using STATCOM/ESS," *Proc. Power Tech. Conf.*, Lausanne, pp. 184-189, 2007.
- [17] M. S. El-Moursi, B. Bak-Jensen, and M. H. Abdel-Rahman, "Novel STATCOM controller for mitigating SSR and damping power system oscillations in a series compensated wind park," *IEEE Trans. Power Elec.*, vol. 25, no. 2, pp. 429-441, 2010.
- [18] M. S. El-Moursi, and V. Khadkikar, "Novel control strategies for SSR mitigation and damping power system oscillations in a series compensated wind park," *Proc.* 38th annual Conf. Industrial Elec. Society, Montreal, QC, pp. 5335-5342, 2012.
- [19] A. F. Abdou, A. Abu-Siada, and H. R. Pota, "Damping of sub synchronous oscillations and improve transient stability for wind farms," *Innovative Smart Grid Technologies Asia (ISGT) Conf., IEEE PES*, pp. 1-6, 2011.
- [20] T. Lei, M. Bames, and M. Ozakturk, "Doubly-fed induction generator wind turbine modelling for detailed electromagnetic system studies," *IET Renew. Power Gener.*, vol. 7, no. 2, pp. 180-189, 2013.
- [21] L. Fan, H. Yin, and Z. Miao, "On active/reactive power modulation of DFIG-based wind generation for inter area oscillation damping," *IEEE Trans. Energy Conv.*, vol. 26, no. 2, pp. 513-521, 2011.
- [22] W. N. White, Z. Yu, and C. Lucero, "Active damping of torsional resonance in wind turbine drivetrains," *Proc. Ind. Elec. Society Conf.*, Dallas, TX, pp. 1957-1963, 2014.
- [23] B. Badrzadeh, and S. K. Salman, "Enhancement of fault ride-through capability and damping of torsional oscillations for a distribution system comprising induction and synchronous generators," *Proc. Sustainable Alternative Energy Conf.*, Valencia, Spain, pp. 1-7, 2009.
- [24] A. E. Leon, J. M. Mauricio, and J. A. Solsona, "Sub synchronous resonance mitigation using variable speed wind energy conversion systems," *IET Gener. Transm. Distrib.*, vol. 7, no. 5, pp. 511-525, 2013.
- [25] M. Rahimi, and M. Parniani, "Efficient control scheme of wind turbines with doubly-fed induction generators for low voltage ride-through capability enhancement," *IET Renew. Power Gener.*, vol. 4, no. 3, pp. 242-252, 2010.