تحلیل پایداری ژنراتور القایی دوسو تغذیه با استفاده از تحلیل مدال

احمد جعفری، غضنفر شاهقلیان و مهران زمانی فر

چکیده: در این مقاله، تجزیه و تحلیل مدال یک ژنراتور القایی دوسو تغذیه (DFIG) متصل به شبکه با استفاده از تحلیل پایداری سیگنال کوچک ارائه شده و اثر تغییر پارامترهای سیستم مانند اندوکتانس متقابل، مقاومت استاتور، راکتانس خط، سختی محور و سرعت باد بر روی مقادیر ویژه، پایداری و میرایی مُدهای مختلف سیستم نشان داده شده است. این تحلیل نشان میدهد که تغییر کدام پارامترها میتواند سیستم را از شرایط کار نرمال خارج کنند و همچنین تغییر کدام پارامترها میتواند باعث بهبود رفتار یک سیستم تا حد امکان شود. در پایان نتایج شبیهسازی اثر تغییر هر پارامتر برای ارزیابی پایداری و طراحی کنترلکنندههای مختلف را نشان میدهد.

*کلیدواژه:* تحلیل پایداری سیگنال کوچک، ژنراتور القایی دوسو تغذیه، منابع تولید پراکنده، تحلیل مقادیر ویژه.

#### ۱- مقدمه

نیاز انرژی جهان در طی سالهای اخیر افزایش چشم گیری داشته است و منابع انرژیهای فسیلی پاسخگوی نیاز انرژی برای تکامل و توسعه در آینده نمی باشند. جهان امروز با مشکلات فراوانی در بخش تولید انرژی مواجه است. افزایش تقاضای انرژی، پیشرفت تکنولوژی و ملاحظات زیستمحیطی، تمایل استفاده از تولیدات پراکنده در کشورهای مختلف را به امری بدیهی تبدیل کرده است. از مزایای استفاده از تولیدات پراکنده مى توان بهبود قابليت اطمينان سيستم، كاهش تلفات، كاهش هزينههاى توسعه پیکزدایی بار شبکه و بهبود کیفیت توان را نام برد [۱] و [۲]. انرژی باد یکی از انواع اصلی انرژیهای تجدیدپذیر است که طبیعتی نوسانی و متناوب داشته و وزش دائمی ندارد. تا پیش از انقلاب صنعتی، باد به عنوان یک منبع انرژی به طور گسترده مورد بهرهبرداری قرار می گرفت ولی در دوران انقلاب صنعتی، استفاده از سوختهای فسیلی به دلیل ارزانی و قابلیت اطمینان بالا جایگزین انرژی باد شد [۳] و [۴]. ولی در اثر زیانهای اقتصادی حاصل از نفت و گاز، هزینه انرژی تولیدشده به وسیله توربینهای بادی در مقایسه با نرخ جهانی قیمت انرژی، بهبود یافت. در میان گزینههای مختلف برای به کارگیری توربینهای بادی سرعت متغير، سيستم ژنراتور القايي دوسو تغذيه (DFIG) داراي كاربرد بیشتری است. دلایل این امر را میتوان ثابت بودن فرکانس شبکه و در نتيجه تنظيم فركانس رتور و امكان كنترل سرعت مكانيكي، جذب حداكثر توان از توربین باد، کاهش استهلاک ادوات مکانیکی سیستم و کاهش حجم و توان مبدل های الکترونیک قدرت دانست [۵] و [۶]. همچنین

این مقاله در تاریخ ۷ اردیبهشت ماه ۱۳۹۷ دریافت و در تاریخ ۲۱ دی ماه ۱۳۹۷ . بازنگری شد.

احمد جعفری، مرکز تحقیقات ریزشبکههای هوشمند، واحد نجف آباد، دانشگاه آزاد اسلامی، نجف آباد، ایران، (email: mobin24814@yahoo.com).

غضنفر شاهقلیان (نویسنده مسئول)، دانشکده مهندسی برق، واحد نجف آباد، دانشگاه آزاد اسلامی، نجف آباد، ایران، (email: shahgholian@iaun.ac.ir).

مهران زمانی فر، دانشکده مهندسی برق، واحد نجف آباد، دانشگاه آزاد اسلامی، نجف آباد، ایران، (email: mehran\_zamanifar@yahoo.com).

مهم ترین عیب DFIG حساسیت آن به بروز خطا در شبکه و افت ولتاژ ترمینال آن است. در این حالت باید ملاحظات عملی لازم برای جلوگیری از مشکلات و صدمات احتمالی در نظر قرار گیرد [۲].

در کشورهایی که استفاده از توربینهای بادی در آنها گستره وسیعی دارد، برای جلوگیری از اثرات مخرب قطع اتصال توربینهای بادی، باید توربینهای بادی دارای قابلیت گذر از خطا را داشته باشند. این بدان معنی است که توربینهای بادی هنگام بروز خطا و افت ولتاژ در نقطه اتصال مشترک، باید به گونهای طراحی شود که بتواند در محدوده مشخصی متصل به شبکه باقی بمانند [۸] و [۹].

سیستم قدرت یک سیستم غیر خطی است که عملکرد دینامیکی آن تحت تأثير مجموعه وسيعي از تجهيزات تشكيل دهنده آن قرار دارد. تقريباً مشخصه هر یک از اجزای سیستم قدرت بر پایداری آن تأثیر میگذارد. اطلاع کافی از این مشخصهها و پارامترهای مربوط به هر یک برای مطالعه پایداری سیستم قدرت ضروری است. با توجه به این که استفاده از سیستمهای انرژی باد به طور قابل ملاحظهای در حال افزایش میباشد، این مهم است که تأثیر این نوع سیستمها در پایداری سیستم قدرت و طراحى كنترل كنندهها ارزيابي شود. سيستمهاي كنترل توربينهاي بادى دو هدف کاهش تأثیرات نیروهای ناخواسته گوناگون بر روی اجزای توربین باد و کنترل تولید توان الکتریکی در محدوده وسیع از سرعتهای باد را بر عهده دارد [۱۰] و [۱۱]. این طراحی با استفاده از نتایج حاصل از تحلیل دینامیکی و شبیهسازی توربین باد طراحی می شود. برای تحلیل دینامیکی باید اجزای مختلف توربین به طور صحیح مدل شود. هر چه مدل سیستم جامعتر باشد طراحی سیستم کنترل دقیق تر و کارامدتر خواهد بود. مدلسازی توربینهای بادی در مقالههای مختلفی مورد بحث قرار گرفته است [۱۲] و [۱۳].

یکی از مهم ترین کنترل کنندههایی که در صنعت به علت سادگی و قیمت پایین، کاربرد فراوانی دارد، کنترل کننده IP است. این کنترل کنندهها در برخی از موارد دارای معایبی مانند افزایش درجه سیستم (افزایش تعداد قطب سیستم)، امکان ناپایداری سیستم در بهرههای بالا و مقاومنبودن آن در شرایط تغییرات جزئی در پارامترهای سیستم و نقطه کار است. مراجع [۱۴] و [۱۵] استفاده از کنترل کنندههای IP را برای قسمتهای مختلف توربین باد بررسی نمودهاند.

روش کنترل برداری و کنترل مستقیم گشتاور محور رتور ایدههای مدرن و پرکاربرد جهت کنترل پارامترهای مختلف سیستم از جمله توانهای اکتیو و راکتیو سیستم توربین بادی است [۱۶] و [۱۷]. این روشها از کنترل مستقیم شار و گشتاور در ماشینهای القایی نتیجه شده است. سادگی روش از مزایا و وابستگی به پارامترهای ژنراتور القایی از معایب روشهای کنترل برداری و کنترل مستقیم گشتاور بیان شده است. در مقابل روش کنترل مستقیم توان وابستگی کمتری نسبت به پارامترهای سیستم دارد [۱۸] و [۱۹]. مراجع مختلفی به دلیل اهمیت و کاربرد این روشها در توربینهای بادی به بررسی آن پرداختهاند [۲۰] و [۱۲]. در برخی مراجع، به روش کنترل برداری در راستای شار استاتور، توانهای اکتیو و راکتیو خروجی به وسیله کنترل کننده IP



شکل ۱: توربین باد به همراه DFIG متصل شده به باس بی نهایت.

در این حالت اندازه ولتاژهای محور d و q استاتور به عنوان ولتاژهای مبنای ورودی سیستم در نظر گرفته می شود و با توجه به جدول بهره تنظیم شده برای استحصال بیشینه توان از باد در سرعتهای مختلف، توان بیشینه در هر لحظه ردیابی می گردد [۲۲]. مرجع [۲۳] به پایداری دینامیکی یک سیستم توربین باد پرداخته و با استفاده از میرایی فعال بهبود این مشخصات را ارائه نموده است. جبران سازی ولتاژهای ضد محرکه روتور یکی از روشهای مؤثر استفاده شده در محدودکردن جریانهای هجومی روتور و بهبود حالتهای دینامیکی در این مقاله است که مورد مطالعه قرار گرفته است. مقاله [۲۴] مدل سازی DFIG را بر روی پارامترهای استاتور آن انجام داده و سیستم DFIG را با هفت معادله حالت معرفی و بررسی کرده و اثر تغییر پارامترهای مختلف را بر روی آن بررسی نموده است. مدلسازی و تحلیل پایداری نوسان DFIG با حلقههای کنترل برداری در [۲۵] ارائه شده و با استفاده از سیزده متغیر حالت حساسیت سیستم نسبت به خصوصیات مربوط به پارامترهای ماشین و کنترل جهت ارزیابی تأثیرات آن بر پایداری سیستم انجام شده است. انتخاب سیزده متغیر حالت باعث شده تا از تمامی دینامیکهای جریانی dq کنترل کنندههای جریانی مبدلهای سمت روتور و سمت شبکه صرفنظر شود.

در این مقاله سیستم توربین باد با ۱۷ معادله حالت معرفی می شود و سپس اثر تغییر برخی از پارامترهای سیستم مانند اندوکتانس متقابل، مقاومت استاتور، راکتانس خط، سختی محور و سرعت باد بر روی مقادیر ویژه نشان داده می شود. همچنین پایداری و میرایی مُدهای مختلف سیستم بررسی و تحلیل می شود. این تحلیل می تواند نقش مؤثری در طراحی و ارزیابی کنترل کننده های سیستم توربین باد ایفا کند. با انتخاب هفده متغیر حالت از دینامیکهای جریانی dq کنترل کننده جریانی مبدل ها صرفنظر نشده است.

# ۲- مدل توربین بادی مجهز به ژنراتور القایی دوسو تغذیه در راستای شار استاتور

شکل ۱ بلوک دیاگرام توربین بادی مجهز به DFIG را نشان میدهد. در تحلیل روابط جهت جریانهای روتور و استاتور به سمت ژنراتور مثبت فرض می شوند و همه پارامترها و متغیرهای سیستم به صورت پریونیت و ارجاع شده به طرف استاتور DFIG در نظر گرفته می شوند [۲۶].



شکل ۲: منحنی ضریب توان توربین بادی بر حسب نسبت سرعت نوک پره.

جدول ۱: ضرایب مشخصه ضریب توان توربین بادی.

ضرايب	مقدار
C,	۶۱۷۶، ۲ <sub>/</sub> ۶
$C_{r}$	118
C <sub>r</sub>	۴/۴
$C_{t}$	۵
$C_{a}$	71
C <sub>s</sub>	•,•• <b>۶</b> ٨
C <sub>v</sub>	•,• <b></b>
C,	•,•۳۵

### ۲-۱ توان مکانیکی استخراج شده از باد توسط توربین

در سیستم تبدیل انرژی باد (WECS)، انرژی باد توسط توربین بادی دریافت میشود و از طریق ژنراتور به انرژی الکتریکی تبدیل میگردد. توان خروجی سیستم تبدیل انرژی باد با سرعت باد تغییر میکند. توان تولیدشده به وسیله توربین باد برابر است با

$$P_{W} = \frac{1}{r} \pi \rho C_{P}(\lambda,\beta) R^{\mathsf{r}} V_{W}^{\mathsf{r}} \tag{1}$$

m/s که در آن R شعاع توربین بر حسب m ، سرعت باد برحسب m/s ، M/s موا بر حسب  $\lambda$  سرعت قدرت،  $\lambda$  نسبت سرعت  $\rho$  چگالی هوا بر حسب  $C_p$  ،  $kg/m^r$  نوک و  $\beta$  زاویه شفت است. نسبت سرعت نوک برابر است با [۲۷]

$$\lambda = \frac{R\omega_{mec}}{V_w} \tag{Y}$$

 $C_P(\lambda, \beta)$  سرعت زاویه ی توربین است. ضریب توان توربین  $\omega_{mec}$  که تابعی غیر خطی از  $\lambda$  و  $\beta$  بوده و برابر است با [۲۸] و [۲۹]

$$C_{P}(\lambda,\beta) = c_{\gamma}(\frac{c_{\gamma}}{\lambda_{i}} - c_{\gamma}\beta - c_{\gamma})e\frac{-c_{\flat}}{\lambda_{i}} + c_{\varsigma}\lambda \qquad (\Upsilon)$$

که در آن ضرایب  $c_i$  ثابت بوده و  $\lambda_i$  برابر است با

$$\lambda_{i} = \left[\frac{1}{\lambda + c_{v}\beta} - \frac{c_{\lambda}}{\beta^{v} + 1}\right]^{-1}$$
(۴)

شکل ۲ منحنی ضریب توان یک توربین بادی بر حسب نسبت سرعت نوک پره را به ازای زاویه گام پره مختلف برای ضرایب  $c_i$  در جدول ۱ نشان میدهد. مقدار ضریب توان  $C_p$  بین ۰ تا ۰/۴۴۷ است [۳۰] و [۳۱].

### ۲-۲ مدل روتور

حالتهای دینامیکی روتور بر حسب جریان روتور و شار استاتور با

سیستم تکماشینه متصل به شین بینهایت در دستگاه مرجع d-q با در نظر گرفتن راستای میدان استاتور است که با روابط زیر توصیف می شود [۳۵]

$$\psi_{sd} = \psi_s \tag{14}$$

$$\psi_{sq} = \cdot$$
 (1a)

$$\frac{L_e}{\omega_b}\frac{\mathrm{d}i_d}{\mathrm{d}t} = -R_e i_d + \omega L_e i_q - V_{sd} + V_{\infty d} \tag{19}$$

$$V_{sdq} = R_s i_{sdq} - \omega \psi_{sdq} + \frac{v}{\omega_b} \frac{\mathrm{d}\psi_{sdq}}{\mathrm{d}t}$$
(1Y)

$$\psi_{sd} = L_s i_{sd} + L_m i_{rd} \psi_{sq} = L_s i_{sq} + L_m i_{rq} \tag{1A}$$

$$\frac{\mathrm{d}\psi_{sd}}{\mathrm{d}t} = \frac{\omega_b L_s}{L_s + L_e} \left[ -\frac{R_s + R_e}{L_s} \psi_{sd} + \frac{R_s + R_e}{L_s} L_m i_{rd} - \frac{R_e i_{gd}}{L_s} - \frac{L_e L_m}{L_s} \omega i_{rq} + L_e \omega i_{gq} + \frac{(L_e L_m}{\omega_b L_s}) \left(\frac{\omega_b}{L_r'}\right) \left( -R_r' i_{rd} + V_{rrd} \right) - \frac{(L_e L_m}{\omega_b} \left(\frac{\omega_b}{L_g}\right) \left( -R_g i_{gd} + V_{ggd} \right) + V_\infty \cos \gamma \right]$$

$$(19)$$

$$\frac{\mathrm{d}\gamma}{\mathrm{d}t} = \omega_b(\omega_s - \omega) \tag{(Y•)}$$

$$\omega = \left[\frac{R_s + R_e}{L_s} L_m i_{rq} - R_e i_{gq} - \frac{L_e}{\omega_b} \frac{\mathrm{d}i_{gq}}{\mathrm{d}t} + \frac{v}{\omega_b} \frac{L_e L_m}{L_s} \frac{\mathrm{d}i_{rq}}{\mathrm{d}t} + \frac{v}{\omega_b} \frac{L_e L_m}{L_s} \frac{\mathrm{d}i_{rq}}{\mathrm{d}t} \right]$$

$$+ V_{\infty} \sin \gamma \left[ / (v + \frac{L_e}{L_s}) \psi_{sd} - \frac{L_e L_m}{L_s} i_{rd} + L_e i_{gd} \right]$$

$$(\gamma v)$$

#### ۲-۵ مدل مکانیکی توربین بادی و کنترل کننده سرعت

گشتاور آیرودینامیکی باعث چرخش رتور و چرخدنده متصل به آن میشود. در مدلسازی مجموعه رتور، شفت و گیربکس از مدل دوجرمی استفاده می گردد. شکل ۳ شمای ساده مدل مکانیکی یک سیستم دوجرمی را نشان می دهد. استفاده از این مدل دقیق به جای مدل تکجرمی باعث میشود تا بتوان نقش نوسانات مد مکانیکی ناشی از غیر صلب بودن شفت را در مطالعات وارد نمود [۳۶]. در این مدل مجموعه توربین و گیربکس به عنوان یک جرم و رتور ژنراتور و ملحقات آن به عنوان یک جرم مجزای دیگر در نظر گرفته می شوند. از آنجا که اینرسی لحظه ای گیربکس در مقایسه با رتور و ژنراتور کوچک است، لذا از ضرایب استهلاک و سختی آن صرفنظر می شود. چنانچه قانون دوم نیوتن برای [۳۸]

$$\frac{\mathrm{d}\omega_r}{\mathrm{d}t} = \frac{T_e + K_s \beta + D(\omega_t - \omega_r)}{\mathrm{Y}H_r} \tag{YY}$$

$$\frac{\mathrm{d}\omega_t}{\mathrm{d}t} = \frac{T_m - K_s \beta - D(\omega_t - \omega_r)}{\mathrm{Y}H_t} \tag{YT}$$

$$\frac{\mathrm{d}\beta}{\mathrm{d}t} = \omega_b(\omega_t - \omega_r) \tag{YF}$$

با به کار گرفتن یک کنترلکننده PI، کنترلکننده سرعت به صورت (۲۵) بیان می شود



شكل ٣: شماى ساده مدل مكانيكى يك سيستم دوجرمى.

رابطههای زیر توصیف می شود [۳۲] و [۳۳]

$$\frac{L'_r}{\omega_b} \frac{di_{rdq}}{dt} = -R'_r i_{rdq} - j\omega_r L'_r i_{rdq} - e_{dq} + V_{rdq}$$
( $\delta$ )

$$L_r' = L_r - \frac{L_m'}{L_s} \tag{8}$$

$$R'_{r} = R_{r} + \left(\frac{L_{m}}{L_{s}}\right)^{\mathsf{Y}} R_{s} \tag{Y}$$

$$P_{dq} = \frac{L_m}{L_s} (V_{sdq} - j\omega_r \psi_{sdq} - \frac{R_s}{L_s} \psi_{sdq})$$
(A)

با جبران سازی ترمهای تزویج متقابل  $\omega_r L'_r l_{rq}$  و  $\omega_r L'_r l_{rq}$  با استفاده از کنترل کنندههای جریان d - q روتور، حلقه های کنترل جریان d - q روتور، مجاز خواهند شد. با در نظر گرفتن کنترل کنندههای روتور به صورت PI، مجزا خواهند شد. با در نظر گرفتن کنترل کننده ای روتور به م

کنترل کنندههای جریان رتور به صورت (۹) و (۱۰) به دست میآید

$$\frac{\mathrm{d}x_{a}}{\mathrm{d}t} = K_{I-idq} \left( i_{rd-ref} - i_{rd} \right) \tag{9}$$

$$\frac{\mathrm{d}x_{\mathfrak{s}}}{\mathrm{d}t} = K_{I-idq} \left( i_{rq-ref} - i_{rq} \right) \tag{(1)}$$

در روابط فوق متغیرهای <sub>م</sub>x و <sub>x</sub>x، متغیرهای کمکی کنترلی جهت مدلسازی کنترل کنندههای PI هستند.

## ۲-۳ مدل فیلتر طرف شبکه

حالتهای دینامیکی فیلتر نشان داده شده در شکل ۱ به صورت زیر توصیف می شود [۳۴]

$$\frac{Lg}{\omega_b}\frac{\mathrm{d}i_{gdq}}{\mathrm{d}t} = -R_g i_{gdq} - j\omega L_g i_{gdq} - V_{gdq} + V_{sdq} \tag{11}$$

با در نظر گرفتن کنترل کنندههای جریان فیلتر شبکه به صورت PI و تحت جبرانسازی عبارات تزویج متقابل، کنترل کنندههای فیلتر طرف شبکه به صورت زیر به دست می آید

$$\frac{\mathrm{d}x_{\mathsf{v}\mathsf{f}}}{\mathrm{d}t} = K_{I-g} \left( i_{gd-ref} - i_{gd} \right) \tag{17}$$

$$\frac{\mathrm{d}x_{ia}}{\mathrm{d}t} = K_{I-g} \left( i_{gq-ref} - i_{gq} \right) \tag{17}$$

که در آن متغیرهای  $x_{i*}$  و  $x_{i*}$ ، متغیرهای کمکی کنترلی هستند. با توجه به این که در حالت عادی DFIG توان راکتیو تولید نمی کند تا اندازه مبدلهای رتور کوچک شود لذا  $i_{gd-ref} = \cdot$ 

## ۲-2 مدل کردن استاتور

کنترل توان اکتیو و راکتیو با در نظر گرفتن کنترل برداری در راستای شار استاتور امکانپذیر است. در مدل مرجع گردان، متغیرهای q-b در حالت ماندگار ثابت هستند و برای مدل سیگنال کوچک در یک نقطه کار انتخابی مناسب می باشند. هدف از این قسمت معرفی مدل دینامیکی یک



شكل ۴: مجموعه كنترل كنندهاى DFIG.

$$\frac{\mathrm{d}x_{v}}{\mathrm{d}t} = K_{I-\omega}(\omega_{r-ref} - \omega_{r}) \tag{Y\Delta}$$

در اینجا نیز متغیر  $x_v$ ، متغیر کمکی کنترلی جهت مدل سازی کنترل کننده PI سرعت است. سرعت مرجع برای کنترل کننده تابعی از سرعت باد است و برای دریافت ماکسیمم انرژی از باد انتخاب می شود.

## ۲-۲ کنترل توان راکتیو

با در نظر گرفتن کنترل برداری در راستای شار استاتور، ولتاژ ترمینال و توان راکتیو مبادلهشده بین ژنراتور و شبکه به وسیله مؤلفه d جریانها و ولتاژهای روتور کنترل میشوند. توان راکتیو تزریقشده توسط استاتور به شبکه به صورت رابطه زیر اثبات و بیان میشود [۳۹] و [۴۰]

$$Q_{s} = \frac{\omega_{s}}{L_{s}} \psi_{sd} \left( L_{m} i_{rd} - \psi_{sd} \right) \tag{(YF)}$$

با استفاده از یک کنترل کننده PI، معادله حالت کنترل کننده توان راکتیو عبارت است از

$$\frac{\mathrm{d}x_{\star}}{\mathrm{d}t} = K_{I-pf} \left( Q_{s-ref} - Q_s \right) \tag{YY}$$

مشابه قسمتهای قبلی، متغیر x, متغیر کمکی کنترلی جهت مدلسازی کنترلکننده PI است. مقدار مرجع توان راکتیو بر اساس مینیممکردن تلفات مسی و تنظیم ضریب توان در مبدلها انتخاب می شود.

DC لینک

خازن واسط DC و کنترل کننده آن را می توان با روابط زیر مدل نمود

$$\frac{\mathrm{d}V_{dc}}{\mathrm{d}t} = \left(\frac{\omega_b}{CV_{dc}}\right)\left(p_{rr} - p_{gg}\right) \tag{YA}$$

$$\frac{\mathrm{d}x_{v}}{\mathrm{d}t} = K_{I-vdc} \left( V_{dc} - V_{dc-ref} \right) \tag{79}$$

متغیر حالت  $x_{iv}$  نیز متغیر کمکی کنترلی است. شکل ۴ مجموعه کنترلکنندههای استفاده شده در این مقاله را نشان میدهد. استراتژی طراحی کنترلکنندههای بیان شده در بخش ۲ به طور کامل در [۳۵] ذکر شده است.

# ۳- آنالیز مدال و پایداری سیگنال کوچک بر اساس عامل مشارکت

با مشتق گیری از معادلات دینامیکی سیستم حول نقطه تعادل مدل فضای حالت سیستم (معادلات سیگنال کوچک) به دست م<u>ی</u>آید [۴۱]. شکل کلی مدل فضای حالت ماشین به صورت زیر بیان می شود

$$\begin{split} \dot{X} &= f(x, z, u) = Ax + Bu \\ z &= [V_s, T_m]^T \\ x &= [\psi_{sd}, \gamma, i_{rd}, i_{rq}, x_{\flat}, x_{\flat}, x_{\flat}, x_{\flat}, \omega_r, \beta, \omega_t, i_{gd}, i_{gq}, \quad (\Upsilon \cdot) \\ x_{\imath \ast}, x_{\imath \flat}, v_{dc}, x_{\imath \imath}] \\ u &= [\omega_{r-ref}, Q_{s-ref}, v_{dc-ref}, v_{inf}, i_{gd}] \end{split}$$

که در آن بردار ستونی x، بردار حالت و عناصر آن  $x_i$ ، متغیر حالت نامیده می شوند. بردار ستونی u، بردار متغیرهای مرجع سیستم و جزء سیگنال های خارجی هستند که بر عملکرد سیستم تأثیر می گذارند. بردار z نیز بردار ورودی های سیستم است.

ماتریس مشارکت اندازهای از رابطه بین متغیرهای حالت و مدها است که بردار ویژه راست و چپ را به صورت (۳۱) و (۳۲) ترکیب میکند که در آن  $\varphi_i$ ،  $\psi_{ik}$  مامین ورودی بردار ویژه راست  $\phi_i$  است و  $\psi_{ik}$ ،  $\psi_{ik}$  مین ورودی بردار ویژه چپ  $\psi_i$  است [۴۲]. عنصر  $\psi_{ik}$ ،  $\psi_{ik}$  مریب مشارکت نام گذاری می شود که سنجشی از مشارکت نسبی k امین متغیر حالت در *i* امین مد و بالعکس است. به طور کلی ضریب مشارکت یک مد درصد مشارکت هر متغیر حالت در هر مد خاص را بیان می کند [۴۳] و [۴۴] و برابر است با

$$p_{i} = [p_{i} p_{\tau i} \dots p_{\tau i}]^{T} = \begin{bmatrix} \phi_{i} \dots \psi_{i} \\ \phi_{\tau i} \dots \psi_{i} \\ \vdots \\ \phi_{n i} \dots \psi_{in} \end{bmatrix}$$
(٣)

$$p_{ki} = \frac{\left| \boldsymbol{\psi}_{ik} \right| \left| \boldsymbol{\phi}_{ki} \right|}{\sum_{k=1}^{n} \left| \boldsymbol{\psi}_{ik} \right| \left| \boldsymbol{\phi}_{ki} \right|} \tag{YY}$$

جدول ۲: پارامترهای توربین بادی و سیستم قدرت.

پارامترها	سيستم	
$\mathcal{N}_{\mathcal{V}}$ MVA and $\mathcal{V}$ S $\cdot$ Hz	مقادیر نامی	
ava V $\mathcal{N}_{V}$ yb MVA S· Hz	سيستم قدرت	
$\omega_b = \text{TVV rad/s}, f_b = \text{Vpu}$		
$H_t = \mathfrak{F}_{/}\mathfrak{V}\mathfrak{s}, H_r = \mathfrak{V}_{/}\mathfrak{d}, K_s = \mathfrak{F}_{/}\mathfrak{F}\mathfrak{pu}/\mathfrak{elec.rad}$ $\omega_r = \mathfrak{V}_{/}\mathfrak{V}\mathfrak{pu}, D = \mathfrak{V}_{/}\mathfrak{V}\mathfrak{pu}, R = \mathfrak{V}\mathfrak{F}_{/}\mathfrak{N}\mathfrak{V}\mathfrak{m}$	توربين باد	
$\begin{split} R_s = \bullet_{i} \bullet \bullet Y \bullet F \operatorname{pu}, K_s = \mathfrak{V}_i \bullet Y \operatorname{pu}, L_m = \mathfrak{Y}_i P \operatorname{pu} \\ R_T = \bullet_i \bullet \circ \Delta \operatorname{pu}, L_r = \mathfrak{V}_i \bullet \Delta F \operatorname{pu} \end{split}$	DFIG	
$C = \mathbf{V}_{/}\mathbf{V}\mathbf{T} \operatorname{pu}, V_{DC} = \mathbf{V}\mathbf{\cdot \cdot V}$	مبدل	
$R_g={\scriptstyle \bullet_{\scriptscriptstyle /}}{\scriptstyle \bullet}{\scriptstyle \bullet}{\tt }{\tt "pu}$ , $L_g={\scriptstyle \bullet_{\scriptscriptstyle /}}{\tt "pu}$	امپدانس فيلتر شبكه	
$R_e={\scriptstyle \bullet_{/} \bullet} {\scriptstyle \bullet} \Delta  \mathrm{pu}$ , $L_e={\scriptstyle \bullet_{/} \nabla}  \mathrm{pu}$	امپدانس شبکه	
$K_{p-idq}= 1_{/}$ rufa, $K_{I-idq}=4_{/}$ raf		
$K_{pw}=\mathbf{F}_{\mathbf{A}}\mathbf{A}$ , $K_{Iw}=\mathbf{K}_{\mathbf{A}}\mathbf{F}$	پارامترهای	
$K_{\mathit{I-pf}} = \mathbf{f}_{\mathit{I}} \mathbf{F} \mathbf{\Delta} \mathbf{F}, K_{\mathit{p-pf}} = \mathbf{I}_{\mathit{I}} \mathbf{V} \mathbf{T} \mathbf{T}, K_{\mathit{p-g}} = \mathbf{I}_{\mathit{I}} \mathbf{V}$	كنترل كنندهها	
$K_{I-g} = \mathbf{V}_{\mathbf{V}}, K_{p-vdc} = \mathbf{V}_{\mathbf{V}}\mathbf{F}, K_{I-vdc} = \mathbf{V}_{\mathbf{V}}\mathbf{F}$		
$\begin{split} & \Delta \forall \Delta \ \lor \ \lor \forall \mathcal{F} \ MVA \ \mathcal{F} \ Hz \\ & \omega_b = \forall \forall \forall \ rad \ s, \ f_b = vpu \\ & H_t = \mathfrak{F}_t \forall vs, \ H_r = \forall_t \Delta, \ K_s = \cdot_t \mathcal{F} \ pu \ elec.rad \\ & \omega_r = v_t \forall pu, \ D = v_t \forall pu, \ R_s = \forall_t \mathcal{F} \ q \forall m \\ & R_s = \bullet_t \cdot \cdot \forall \cdot \mathcal{F} \ pu, \ K_s = \forall_r \lor pu, \ L_m = T_t \ q \forall m \\ & R_T = \bullet_t \cdot \cdot \Delta pu, \ L_r = \forall_r \cdot \Delta \mathcal{F} \ pu \\ & C = v_t \cdot v Pu, \ U_{DC} = v v \cdot v \\ & R_g = \bullet_t \cdot \cdot \forall pu, \ U_{DC} = v v \cdot v \\ & R_g = \bullet_t \cdot \cdot \forall pu, \ L_g = \bullet_t \forall pu \\ & R_e = \bullet_t \cdot \diamond pu, \ L_e = \bullet_t \forall pu \\ & R_{p-idq} = \bullet_t \forall v S \land \ K_{1-idq} = \texttt{f}_t v S \mathscr{F} \\ & K_{pw} = \mathcal{F}_t \land A, \ K_{1w} = \bullet_t \cdot v F S \mathscr{F} \\ & K_{1-pf} = \texttt{f}_t \mathcal{F} S \mathcal{F}, \ K_{p-pf} = \bullet_t \cdot v v T, \ K_{p-q} = v_t v \\ & K_{1-g} = v_t \lor, \ K_{p-vdc} = \forall_t \mathcal{F}, \ K_{1-vdc} = v_t v \end{split}$	سیستم قدرت توربین باد DFIG مبدل امپدانس فیلتر شبکه امپدانس شبکه پارامترهای	

٤- تحليل مدال پايه سيستم

در این مقاله توربین بادی مجهز به ژنراتور القایی دوسو تغذیه توسط ۱۷ متغیر حالت مدلسازی و شبیهسازی شده است. مقادیر پارامترهای سیستم پایه در جدول ۲ آمده است. جدول ۳ مقادیر ویژه، فرکانس نوسان، نسبت میرایی و متغیر حالت با بیشترین درصد مشارکت در هر مد مربوط به سیستم مورد مطالعه را نشان میدهد. همان طور که دیده میشود از ۱۷ مد حالت، ۱۳ عدد آن در قسمت سمت چپ محور و بر روی محور حقیقی است و به عنوان مدهای غیر نوسانی معرفی میشوند و ۴ عدد از این مدها به صورت مدهای نوسانی و به صورت اعداد مختلط می باشند. در این شرایط با توجه به این که همه مقادیر ویژه در سمت چپ محور موهومی قرار دارند لذا سیستم دارای ۱۷ مد پایدار است.

## ٥- بررسی اثر تغییر پارامترهای سیستم

در این قسمت با ثابت نگه داشتن پارامترهای سیستم، در هر مرحله فقط یکی از پارامترهای مورد نظر تغییر داده می شود و پارامترهای دیگر در مقدار سیستم پایه حفظ می شوند.

### ٥-١ اثر تغییر اندوکتانس متقابل بر مدهای سیستم

تغییر در اندوکتانس متقابل در محدوده ۷- ۲٫۹ پریونیت سبب تغییر مکان مقادیر ویژه مدها به صورت شکل ۵ می شود (جهت اختصار فقط مدهای با تأثیرگذاری بیشتر ترسیم شده است). همان طور که دیده می شود افزایش اندوکتانس بر روی مدهای ۱ تا ۱۷ به صورت زیر در تغییر مکان آنها تأثیر می گذارد:

در مد اول با افزایش مقدار اندوکتانس متقابل، همان طور که با فلش نشان داده شده است مقدار حقیقی مد کاهش یافته و البته این مقدار کاهش، چشم گیر نمی باشد. محدوده تغییرات مقادیر حقیقی در این مد بین کاهش، چشم گیر نمی باشد. محدوده تغییرات مقادیر ویژه به محور موهومی دزدیک شدهاند. در مد دوم که یک مد الکتریکی است و مربوط به استاتور است، مقدار حقیقی مقادیر ویژه با افزایش اندوکتانس افزایش یافته است. در این مد مقادیر ویژه از محور موهومی دورتر شدهاند. در مد پنجم است، مقدار دور یژه با محور موهومی در این مد معدار دو این مد بین اندوکتانس افزایش یافته است. در این مد می نود به محور موهومی دورتر شدهاند. در مد پنجم است، مقدار دورژه از محور موهومی دورتر شدهاند. در مد پنجم است. افزایش اندوکتانس افزایش یافته است.

محدوده تغییرات در محور حقیقی برای این مد بین ۵۱٬۴۴۶ – تا ۸٬۲۷۶ است. در مد ششم همانند مد پنجم مقدار حقیقی مقادیر ویژه کاهش مییابد و به سمت محور موهومی نزدیک می شود. این تغییرات در محدوده ۵۱٬۴۳ - تا ۱۲٬۹۱ - است. در مد هفتم و هشتم که یک مد نوسانی است قسمت موهومی مقادیر ویژه با افزایش  $L_m$  تغییر بسیار اندک و ناهماهنگ دارد و بین محدوده ۱۳٬۰۳ تا ۱۲٬۹۱۳ متغیر است. مقدار حقیقی آن دارای یک روند افزایشی منظم است که باعث دورشدن از محور موهومی و ایجاد شرایط پایداری بهتر برای این مد می شود. واضح است که تا مقدار  $L_m$  برابر ۵ پریونیت مقدار موهومی روند کاهشی و پس از آن روند افزایشی را پیموده است. مد دوازدهم و سیزدهم نیز مدهای نوسانی سیستم هستند. چنانچه ملاحظه می شود قسمت موهومی ابتدا روند کاهشی و سپس روند افزایشی به خود می گیرد. قسمت حقیقی مقادیر ویژه با افزایش L<sub>m</sub> ابتدا افزایش و سپس کاهش می یابد. فلش بر روی شکل این مد، این روند را به خوبی نمایش میدهد. نسبت میرایی  $\xi$ تعیین کننده نرخ کاهش دامنه نوسان است. با افزایش اندوکتانس متقابل میرایی مدهای نوسانی تحتالشعاع واقع می گردد. سیستم پایه دارای چهار مد نوسانی است. این نسبت در مدهای ۷ و ۸ در بازه تغییر از مقدار ۰٬۱۸ به مقدار ۲/۲۴۳ رسیده است. همچنین در مدهای ۱۲ و ۱۳ افزایش اندوكتانس سبب تغييرات نامنظم و نسبتاً شديد در نسبت ميرايي مي شود. شکل ۶ این تغییرات را نشان میدهد.

## ۵-۲ اثر مقاومت استاتور بر مدهای سیستم

در سیستم پایه مورد بررسی مقاومت استاتور برابر ۰٬۰۰۷۰۶ پریونیت در نظر گرفته شده است. اکنون جهت تأثیر تغییر مقاومت استاتور بر روی مدهای سیستم، مقاومت استاتور را نسبت به راکتانس القایی تغییر داده و آن را ضریبی از آن در نظر می گیریم.

مقدار راکتانس در سیستم پایه برابر ۲/۹ پریونیت است و محدوده تغییرات به صورت ۱/۸۰  $r_s/x_m < 1/۸۰۰$  فرض می شود. در شکل ۲ تغییرات مکانی مقادیر ویژه در اثر تغییر مقاومت استاتور نشان داده شده است.

همان طور که دیده می شود، در مد سوم کاهش مقاومت استاتور باعث نزدیک شدن مقادیر ویژه مد سوم به محور موهومی می شود. محدوده این تغییرات بین ۲۶۶/۴۵ – تا ۱۹۰/۵۵ – است. در مد چهارم کاهش مقاومت استاتور باعث نزدیک شدن مقادیر ویژه به محور موهومی و کاهش پایداری این مد می شود. محدوده تغییرات در این مد بین ۲۲۹/۲۹ – تا ۱۹۳/۵۷ است. در مد ششم همان طور که در شکل ملاحظه می شود، کاهش مقاومت استاتور باعث دور شدن مقادیر ویژه این مد از محور موهومی می شود. البته هرچه کاهش مقاومت در پلههای مساوی بیشتر می شود، مع مقدار دور شدن مقادیر ویژه این مد از محور موهومی مقدار دور شدن مقادیر ویژه از محور موهومی کمتر و کمتر می گردد. مد می باشند، با کاهش مقاومت استاتور تحت تأثیر واقع می شود و باعث کاهش ناچیز مقادیر حقیقی و نزدیک شدن آنها به محور موهومی می شود. همچنین قسمت موهومی مقادیر ویژه با کاهش مقاومت استاتور به مقدار ناچیز کم می شود.

هرچه این کاهش مقاومت بیشتر شود فشردگی مقادیر ویژه افزایش مییابد. در مد دهم که یک مد با سرعت بسیار کم است با کاهش مقاومت استاتور، مقادیر ویژه تغییر بسیار ناچیز و قابل اغماضی دارند و به سمت محور موهومی نزدیک میشوند. محور افقی شکل این مد دارای مقیاس ۱۰۰۰ است. مد دوازدهم و سیزدهم مدهای نوسانی سیستم



شکل ۵: اثر افزایش اندوکتانس بر روی مدهای سیستم.

جدول ۳: مقادیر ویژه، فرکانس نوسان و میرایی مربوط به مدهای سیستم.

مدهای سیستم	مقادير ويژه سيستم	فركانس نوسان	نسبت میرایی	متغير حالت با بيشترين درصد مشاركت
$\lambda_{_{ m T}}$	-YFT/S1	•	١	i <sub>gq</sub> = ۹۸ %
$\lambda_{r}$	$- \mathbf{r} \mathbf{v} \mathbf{a}_{/} \mathbf{r} \mathbf{n}$	•	١	$\gamma=$ ۹۹ %
$\lambda_r$	-198/FV	•	١	$i_{rq} = Y \land \%, x_s = Y \cdot \%$
$\lambda_{_{ au}}$	-\ <b>૧</b> ٨ <sub>/</sub> ۶۶	•	١	$i_{rd} = YA\%, x_{s} = 19\%$
$\lambda_{_{b}}$	$-\Delta 1/44\Delta$	•	١	$i_{rq} = Y 1\%, x_s = Y \Delta \%$
$\lambda_{s}$	$-\Delta 1/FTS$	•	١	$i_{rd} = 71\%, x_{\circ} = 74\%$
$\lambda_{v,\star}$	$-\mathbf{T}_{i}\mathbf{T}\mathbf{A}\mathbf{F}1\pm1\mathbf{T}_{i}\mathbf{\cdot T}i$	۲/۰۷۴	•,\.	$\omega_r =$ 47 %, $\beta =$ 49 %
$\lambda_{_{\eta}}$	- <i>\ •</i> /۵ • ۹	•	١	$\Psi_{sd} = $ FN%, $x_{\lambda} =$ TQ%
$\lambda_{r}$	-•,•• <b>۶</b> ٧١٣٢	•	١	$x_{_{\mathrm{Y}}} =  99\%$
$\lambda_{i}$	$-\star_{/}$ ۵۳۶۵۵	•	١	$x_{_{1Y}} = YY \%$
$\lambda_{1r,1r}$	-•, <u>\\\\\</u> \ <u>+</u> +,\\\.	•,•۴٣	+،۹۵۰۴	$\Psi_{sd} = NF\%, x_{N} = NF\%, \omega_t = T+\%$
$\lambda_{1^{*}}$	-7,VITI	•	١	$V_{dc} = Y \Lambda \%, x_{yy} = Y \%$
$\lambda_{10}$	-YDF	•	١	i <sub>gd</sub> = १९%
$\lambda_{\gamma}$	-٣ <sub>/</sub> ٧۶۶۶	•	١	$x_{_{12}} = 9 Y \%$
$\lambda_{_{iv}}$	-٣ <sub>/</sub> ٧۶۶۶	•	١	$x_{_{ir}} = 99\%$



شکل ۸: اثر کاهش مقاومت استاتور در میرایی مدهای نوسانی، (الف) مدهای ۷ و ۸ و (ب) مدهای ۱۲ و ۱۳.

هستند. کاهش مقاومت استاتور باعث کاهش ناچیز در مقادیر حقیقی مدها و افزایش مقادیر موهومی می شود. مقادیر ویژه در این مد به سمت محور موهومی نزدیک می شود و با توجه به مقادیر ویژه و حساسیت این مد بحث پایداری سیستم باید مورد توجه قرار گیرد. با کاهش مقاومت استاتور

میرایی مدهای نوسانی تحتالشعاع واقع می گردد. چنانچه در شکل ۸ دیده می شود با افزایش مقاومت استاتور نسبت میرایی در مدهای ۷ و ۸ به میزان بسیار ناچیز افزایش می یابد و سپس در مقدار ۰/۱۸ تثبیت می شود. همچنین با افزایش مقاومت استاتور نسبت میرایی در مدهای ۱۲ و ۱۳ به



شکل ۱۰: اثر افزایش راکتانس <sub>x</sub>e بر نسبت میرایی مدهای نوسانی سیستم، (الف) مدهای ۷ و ۸ و (ب) مدهای ۱۲ و ۱۳.

میزان بسیار ناچیز افزایش مییابد و البته این افزایش تقریباً به صورت. خطی ادامه پیدا می کند.

### ۵-۳ اثر افزایش راکتانس خط (x<sub>e</sub>) بر مدهای سیستم

در این مقاله محدوده تغییرات  $x_e$  از  $r_{,0}$  پریونیت در سیستم مبنا تا  $r_e$  یریونیت است. شکل ۹ اثر افزایش راکتانس بر مقادیر ویژه مدهای سیستم را نشان میدهد. در مدهای هفتم و هشتم که مدهای نوسانی سیستم هستند با افزایش راکتانس  $x_e$  مقادیر حقیقی مدهای نوسانی کاهش می یابد و به محور موهومی نزدیک می شود. ولی مقادیر موهومی این مدها افزایش می یابند. هر چند این تغییرات ناچیزند اما در مقدار میرایی و سایر پارامترهای دیگر مد تأثیرگذار است.

اثر افزایش راکتانس  $x_e$  بر مد نهم دورشدن مقادیر ویژه از محور موهومی است و از آنجا که که این مد یک مد حقیقی است مسلماً سرعت میرایی و پایداری سیستم بهبود مییابد. در مد دهم اثر تغییرات بسیار ناچیز است و با توجه به شکل مربوط به مد دهم و در نظر گرفتن مقیاس

محور حقیقی میتوان اثر تغییرات راکتانس را در این مد که یک مد کنترلی است قابل اغماض دانست. مد یازدهم که یک مد کنترلی است با افزایش راکتانس  $x_e$  به محور موهومی نزدیک میشود. اما این تغییرات ناچیز است و با توجه به حقیقیبودن این مد سرعت میرایی به مقدار ناچیزی تحتالشعاع واقع میگردد. مدهای دوازدهم و سیزدهم که جزء مدهای نوسانی سیستم هستند با افزایش راکتانس x مقادیر حقیقی آنها ابتدا افزایش می ابد و از محور موهومی دور میشود، سپس شروع به نزدیک شدن به محور موهومی می کند و نهایتاً به ازای  $x_e$  معادل ۱۳۷۰ بر روی محور موهومی واقع میشود و پس از این مقدار افزایش x سبب منتقل شدن مقادیر ویژه به سمت راست محور موهومی می شود و ناپایداری این مد نهایتاً ناپایداری کل سیستم را رقم میزند. همچنین مقادیر موهومی این مد با افزایش راکتانس  $x_e$  افزایش می بد. مد ناپایداری این مد نهایتاً ناپاداری کل سیستم را رقم میزند. همچنین مقادیر موهومی این مد با افزایش راکتانس معرا زاین میداد می داد. می دانی می دور می می می می می دور می می دور می می دور می می می می دور می می دور می دور می می دور و به دان این مقدار افزایش می دور می دور و می می دور داختان ای در داختان و دان می داختان می دور می داختان می داختان می داختان می دور می دور می دور می دور می داختان می داختان می داختان می دور دور می دور دور می دور دور می دور دور دور دور دور دور داختان می داختان می دور داختان می داختان می داختان می داختان می داختان و از آنجا که یک مد حقیقی است باعث کاهش سرعت میرایی می دوسانی شکل ۱۰ اثر افزایش راکتانس x بر نسبت میرایی مدهای نوسانی



شکل ۱۱: اثر تغییرات  $k_s$  بر روی مدهای سیستم.

سیستم را نشان می دهد. در مدهای نوسانی ۷ و ۸ سیستم، با افزایش  $x_e$  میرایی کاهش می ابد، هر چند این کاهش چشم گیر نیست. تغییرات نسبت میرایی در مدهای ۱۲ و ۱۳ بسیار زیاد است و در  $x_e$  معادل ۱۳۷/ سیستم ناپایدار می شود و مقدار ضریب میرایی منفی می شود.

### ۵-٤ اثر تغییرات سختی محور بر مدهای سیستم

از آنجا که یکی از پارامترهای تأثیرگذار بر روی سیستم سختی محور  $(k_s)$  است، لذا بررسی این پارامتر در محدوده بین  $\cdot_i$  تا ۲۰ در نظر  $k_s$  گرفته می شود. شکل ۱۱ اثر تغییرات  $k_s$  بر روی مکان مقادیر ویژه را نشان می دهد. همان طور که دیده می شود در مد سوم تغییر مقدار  $k_s$  تأثیر زیادی بر روی مقادیر ویژه ندارد و فقط اندکی آنها را از محور موهومی دور می کند.

این مد با توجه به مقدار حقیقی آن نسبتاً سریع است. مد هفتم و هشتم مدهای نوسانی سیستم هستند. در این مدها با افزایش مقدار  $k_s$  مقادیر حقیقی مدها افزایش کمی دارند و از محور موهومی فاصله می گیرند و تا مقدار ۱۱ = k این افزایش ادامه مییابد. از این مقدار به بعد با افزایش  $k_s$ مقادیر ویژه تغییر جهت داده و به سمت محور موهومی حرکت می کنند.



مقادير موهومي نيز افزايش مي يابد ولى افزايش مقادير موهومي نسبت به مقادیر حقیقی بسیار زیاد است. به طور کلی مقادیر ویژه این مد ابتدا از محور موهومی دور می شود و پس از یک تغییر جهت شروع به نزدیک شدن به محور موهومی می کند. مد نهم با افزایش مقدار  $k_s$  به سمت محور موهومی نزدیک میشود و هرچه  $k_s$  بیشتر می گردد تغییرات در مقادیر  $k_s$  ویژه کمتر دیده می شود و نهایتاً ثابت می گردد. مد یازدهم با افزایش  $k_s$ اندكى به سمت محور موهومى متمايل مى شود. البته اين تغيير مكان بسیار کند و کم است و هرچه مقادیر  $k_s$  بالاتر می ود فشردگی مکان مقادیر ویژه در نزدیک محور موهومی بیشتر می شود. مد دوازدهم و مد سیزدهم مدهای نوسانی سیستم هستند. مقادیر حقیقی این مدها ابتدا کمی افزایش یافته و از محور موهومی دور می شوند. سپس رو به کاهش گذاشته و به محور موهومی نزدیک می شوند. همچنین قسمت موهومی این مدها کاهش می یابند. چنانچه در شکل ملاحظه می شود مقادیر ابتدا از محور موهومی فاصله می گیرند و سپس به محور نزدیک می شوند. تغییر جهت تقریباً در مقدار k برابر  $\cdot/7$  صورت می پذیرد. مد چهاردهم با افزایش مقدار  $k_s$  به محور موهومی نزدیک می شود.

البته این مد دارای سرعت کمی است و با توجه به نزدیکی به محور



شکل ۱۲: بررسی نسبت میرایی مدهای نوسانی با تغییر مقادیر  $k_s$ ، (الف) مدهای ۷ و ۸ و (ب) مدهای ۱۲ و ۱۳.

#### ۵-۵ اثر تغییرات سرعت باد بر مدهای سیستم

تغییرات سرعت باد بین ۵ متر بر ثانیه تا ۱۰ متر بر ثانیه در نظر گرفته شده است. تغییرات سرعت باد امری بدیهی و معمول و قابل تصور برای توربین بادی است لذا تحلیل مدهای سیستم برای تغییرات مربوط به باد امری ضروری و لازم به نظر میرسد. در این مقاله برای تحلیل اثر تغییر سرعت باد از روش MPPT معروف به تعقیب حداکثر توان استفاده شده است. شکل ۱۳ اثر تغییرات سرعت باد بر روی مدهای سیستم را نشان میدهد.

همان طور که دیده می شود در مد اول با تغییر سرعت باد مکان مقادیر ویژه از محور موهومی دور می شود و همچنین این مد دارای سرعت میرایی بالایی است. در مد هفتم و هشتم که مدهای نوسانی سیستم هستند با تغییر سرعت باد مقادیر حقیقی این مدها به مقدار ناچیز از محور موهومی دور می شوند ولی در سرعت تقریباً ۶/۵ متر بر ثانیه تغییر جهت داده و به محور موهومی نزدیک می شوند. همچنین مقادیر موهومی این مدها به طور بسیار ناچیز افزایش می یابد. به علت تغییرات بسیار کم روی مدها، نسبت میرایی نیز به طور قابل توجه متأثر نخواهد شد. در مد دهم افزایش سرعت باد باعث نزدیک شدن مقادیر ویژه به سمت محور موهومی می شود.

نزدیک بودن این مد به محور موهومی و احتمال ناپایداری ملاحظات خاص خود برای تغییر پارامترها و پایداری این مد را می طلبد. مقیاس محور حقیقی در مد دهم قابل توجه است. مد یازدهم در اثر افزایش سرعت باد بر روی محور حقیقی نوسان می کند و مقادیر ویژه به سمت محور موهومی نزدیک می شوند. مدهای دوازدهم و سیزدهم مدهای نوسانی سیستم هستند. در اثر افزایش سرعت باد مقادیر حقیقی این مدها

از محور موهومی دور میشوند و این روند تا سرعت ۸/۸ متر بر ثانیه ادامه می ابد. از این سرعت به بعد مقادیر ویژه تغییر جهت داده و به سمت محور موهومی حرکت می کنند. همچنین مقادیر موهومی این مدها افزایش می ابند و هرچه سرعت باد بیشتر می شود این افزایش بیشتر می گردد و مکان ریشه ها به محور موهومی نزدیک تر می شود. مد چهاردهم با افزایش سرعت باد بر روی محور حقیقی نوسان کرده و مقادیر ویژه به محور موهومی نزدیک می شود. شکل ۱۴ اثر افزایش سرعت باد بر روی ضریب میرایی مدهای ۲، ۸، ۱۲ و ۱۳ را نشان می دهد.

در مد ۷ و ۸ چنانچه ملاحظه می شود محدوده تغییرات نسبت میرایی برای حدود تعیین شده سرعت باد بین ۱۷۷۲ تا ۱۸۱۰۰ است. با افزایش سرعت باد ضریب میرایی مدهای نوسانی ۷ و ۸ کاهش می یابد. در مدهای ۱۲ و ۱۳ نسبت میرایی تا سرعت معادل ۷۵ متر بر ثانیه تغییرات چندانی ندارد اما از سرعت ۷/۵ متر بر ثانیه به شدت سقوط می کند و نهایتاً در سرعت ۱۰ متر بر ثانیه به مقدار ۱۴/۱ می رسد. محدوده تغییرات نسبت میرایی در این مد برای محدوده سرعت باد بین ۱۴۹۴/۰ تا ۱۹۹۹۲۰ است.

### ٦- نتيجه گيري

در این مقاله تجزیه و تحلیل مدال یک سیستم تکماشینه متصل به شین بی نهایت با توربین باد با ژنراتور القایی دوسو تغذیه ارائه گردیده است. یک مدل مرتبه هفده شامل متغیرهای مربوط به استاتور، رتور، توربین و لینک dc و کنترل کنندههای مربوط به آنها استفاده شده است. سپس اثرات تغییر در چندین پارامتر سیستم مانند اندوکتانس متقابل، مقاومت استاتور، راکتانس خط، سختی محور و سرعت باد بر روی جابهجایی مقادیر ویژه تعیین شده است. نتایج به دست آمده از این مطالعه اثر هر یک از پارامترها را بر روی پایداری و میرایی مدهای مختلف پارامتر چه تأثیری بر عملکرد کنترل کنندهها و سایر اجزای سیستم دارد. این مقاله میتواند یک درک بهتر از دینامیکهای ذاتی سیستم دارد. ارائه دهد که برای ارزیابی پایداری و طراحی کنترل کنندههای مختلف سودمند است.

## مراجع

 G. Pepermans, J. Driesen, D. Haeseldonckx, R. Belmans, and W. D'haeseleer, "Distributed generation: definition, benefits and issues," *Energy Policy*, vol. 33, no. 6, pp. 787-798, Apr. 2005.



شکل ۱۴: اثر تغییر سرعت باد بر نسبت میرایی مدهای نوسانی، (الف) مدهای ۷ و ۸ و (ب) مدهای ۱۲ و ۱۳.

- [4] N. Ramesh-Babu and P. Arulmozhivarman, "Wind energy conversion systems: a technical review," J. of Engineering Science and Technology, vol. 8, no. 4, pp. 493-507, Oct. 2013.
- [5] E. Hosseini and G. Shahgholian, "Different types of pitch angle control strategies used in wind turbine system applications," *J. of Renewable Energy and Environment*, vol. 4, no. 1, pp. 20-35, Winter 2017.
- W. El-Khattam and M. M. ASalama, "Distributed generation technologies, definitions and benefits," *Electric Power Systems Research*, vol. 71, no. 2, pp. 119-128, Oct. 2004.
- [3] S. Agalar and Y. A. Kaplan, "Power quality improvement using STS and DVR in wind energy system," *Renewable Energy*, vol. 118, pp. 1031-1040, Apr. 2018.

generator based wind turbine," *IET Generation, Transmission and Distribution*, vol. 11, no. 10, pp. 2677-2688, Jul. 2017.

- [27] R. M. Linus and P. Damodharan, "Maximum power point tracking method using a modified perturb and observe algorithm for grid connected wind energy conversion systems," *IET Renewable Power Generation*, vol. 9, no. 6, pp. 682-689, Aug. 2015.
- [28] A. B. Asghar and X. Liu, "Adaptive neuro-fuzzy algorithm to estimate effective wind speed and optimal rotor speed for variablespeed wind turbine," *Neurocomputing*, vol. 272, pp. 495-504, Jan. 2018.
- [29] H. M. Hasanien and S. M. Muyeen, "Affine projection algorithm based adaptive control scheme for operation of variable-speed wind generator," *IET Generation, Transmission and Distribution*, vol. 9, no. 16, pp. 2611-2616, Nov. 2015.
- [30] S. H. Mozafarpoor-Khoshrodi and G. Shahgholian, "Improvement of perturb and observe method for maximum power point tracking in wind energy conversion system using fuzzy controller," *Energy Equipment and Systems*, vol. 4, no. 2, pp. 111-122, Autumn 2016.
- [31] Y. Sukim, I. Chung, and S. Moon, "An analysis of variable-speed wind turbine power-control methods with fluctuating wind speed," *Energies*, vol. 6, no. 1, pp. 3323-3338, Jul. 2013.
- [32] V. P. Suppioni, A. P. GriloJulio, and C. Teixeira, "Improving network voltage unbalance levels by controlling DFIG wind turbine using a dynamic voltage restorer," *International J. of Electrical Power & Energy Systems*, vol. 96, pp. 185-193, Mar. 2018.
- [33] H. Nian and Y. Song, "Direct power control of doubly fed induction generator under distorted grid voltage," *IEEE Trans. on Power Electronics*, vol. 29, no. 2, pp. 894-905, Feb. 2014.
  [34] M. Rahimi and M. Parniani, "Transient performance improvement of
- [34] M. Rahimi and M. Parniani, "Transient performance improvement of wind turbines with doubly fed induction generators using nonlinear control strategy," *IEEE Trans. on Energy Conversion*, vol. 25, no. 2, pp. 514-525, Jun. 2010.
- [35] M. Zamanifar, B. Fani, M. E. H. Golshan, and H. R. Karshenas, "Dynamic modeling and optimal control of DFIG wind energy systems using DFT and NSGA-II," *Electric Power Systems Research*, vol. 108, pp. 50-58, Mar. 2014.
- [36] G. Shahgholian, "Modeling and simulation of a two-mass resonant system with speed controller," *International J. of Infoarmation and Electronics Engenieering*, vol. 3, no. 4, pp. 365-369, Jul. 2013.
- [37] M. S. Shaker and R. J. Patton, "Active sensor fault tolerant output feedback tracking control for wind turbine systems via T-S model," *Engineering Applications of Artificial Intelligence*, vol. 34, pp. 1-12, Sept. 2014.
- [38] C. Viveiros, R. Melicio, J. M. Igreja, and V. M. F. Mendes, "Supervisory control of a variable speed wind turbine with doubly fed induction generator," *Energy Reports*, vol. 1, pp. 89-95, Nov. 2015.
- [39] G. Shahgholian and N. Izadpanahi, "Improving the performance of wind turbine equipped with DFIG using STATCOM based on inputoutput feedback linearization controller," *Energy Equipment and Systems*, vol. 4, no. 1, pp. 65-79, Jun. 2016.
- [40] D. Zhou, F. Blaabjerg, T. Franke, M. Tonnes, and M. Lau, "Reduced cost of reactive power in doubly fed induction generator wind turbine system with optimized grid filter," *IEEE Trans. on Power Electronics*, vol. 30, no. 10, pp. 5581-5590, Oct. 2015.
- [41] L. Tang and W. Sun, "An automated transient stability constrained optimal power flow based on trajectory sensitivity analysis," *IEEE Trans. on Power Systems*, vol. 32, no. 1, pp. 590-599, Jan. 2017.
- [42] H. F. Wang, F. J. Swift, and M. Li, "Indices for selecting the best location of PSSs or FACTS-based stabilizers in multimachine power systems: a comparative study," *IET Generation, Transmission and Distribution*, vol. 144, no. 2, pp. 155-159, Mar. 1997.
- [43] P. Zhang and A. H. Coonick, "Coordinated synthesis of PSS parameters in multi-machine power systems using the method of inequalities applied to genetic algorithms," *IEEE Trans. on Power Systems*, vol. 15, no. 2, pp. 811-816, May 2000.
- [44] F. J. Swift and H. F. Wang, "The connection between modal analysis and electric torque analysis in studying the oscillation stability of multi-machine power systems," *International J. of Electrical Power* and Energy Systems, vol. 19, no. 5, pp. 321-330, Jun. 1997.

**احمد جعفری** تحصیلات خود را در مقطع کاردانی در سال ۱۳۸۳ در دانشکده شهید مهاجر اصفهان به پایان رساند. وی مقاطع کارشناسی و کارشناسی ارشد در رشته مهندسی برق گرایش قدرت را به ترتیب در سالهای ۱۳۸۶ و ۱۳۹۴ در دانشگاه آزاد اسلامی واحد نجف آباد به پایان رسانده است. زمینههای تحقیقاتی مورد علاقه ایشان انرژیهای نو و دینامیک سیستمهای قدرت است.

- [6] E. Hosseini and G. Shahgholian, "Partial- or full-power production in WECS: a survey of control and structural strategies," *European Power Electronics and Drives*, vol. 27, no. 3, pp. 125-142, Dec. 2017.
- [7] H. Huang and C. Y. Chung, "Adaptive neuro-fuzzy controller for static VAR compensator to damp out wind energy conversion system oscillation," *IET Generation, Transmission and Distribution*, vol. 7, no. 2, pp. 200-207, Feb. 2013.
- [8] J. Morren and S. W. H. de Haan, "Short-circuit current of wind turbines with doubly fed induction generator," *IEEE Trans. on Energy Conversion*, vol. 22, no. 1, pp. 174-180, Mar. 2007.
- [9] L. G. Meegahapola, T. Littler, and D. Flynn, "Decoupled-DFIG fault ride-through strategy for enhanced stability performance during grid faults," *IEEE Trans. on Sustainable Energy*, vol. 1, no. 3, pp. 152-162, Oct. 2010.
- [10] J. Faiza, A. Hakimi-Tehrani, G. Shahgholian, and A. M. Takbash, "Speed control of wind turbine through pitch control using different control techniques," *J. of Renewable Energy and Environment*, vol. 3, no. 2, pp. 15-24, Spring 2016.
- [11] K. Khani, G. Shahgholian, B. Fani, M. Moazzami, M. Mahdavian, and M. Janghorbani, "A comparsion of different structures in wind energy conversion systems," in *Proc. of the IEEE/ECTICON*, pp. 58-61, Phuket, Thailand, Jun. 2017.
- [12] S. Orlando, G. Henrique, M. Antonio, and C. Adriano, "Nonlinear control of the doubly-fed induction generator in wind power systems," *Renewable Energy*, vol. 35, no. 8, pp. 1662-1670, Aug. 2010.
- [13] T. K. Chau, S. S. Yu, T. L. Fernando, H. H. Iu, and M. Small, "A novel control strategy of DFIG wind turbines in complex power systems for enhancement of primary frequency response and LFOD," *IEEE Trans. on Power Systems*, vol. 33, no. 2, pp. 1811-1823, Mar. 2018.
- [14] M. Jazaeri and A. A. Samadi, "Self-tuning fuzzy PI-based controller of DFIG wind turbine for transient conditions enhancement," *International Trans. on Electrical Energy Systems*, vol. 25, no. 11, pp. 2657-2673, Nov. 2015.
- [15] A. Tamaarat and A. Benakcha, "Performance of PI controller for control of active and reactive power in DFIG operating in a gridconnected variable speed wind energy conversion system," *Frontiers in Energy*, vol. 8, no. 3, pp 371-378, Sep. 2014.
- MRAS ع. حسنی و ر. کیانینژاد، "کنترل برداری بدون سنسور DFIG با رؤیتگر
- بر اساس جریان روتور در شرایط افت ولتاژ نامتعادل شبکه، " نشریه مهندسی برق
  - *و مهندسی کامپیوتر ایران*، جلد ۱۵، شماره ۳، صص. ۲۰۹–۲۱۶، پاییز ۱۳۹۶.
- [17] A. Dida and D. B. Attous, "Doubly-fed induction generator drive based WECS using fuzzy logic controller," *Frontiers in Energy*, vol. 9, no. 3, pp. 272-281, Sep. 2015.
- [18] L. Shang and J. Hu, "Sliding-mode-based direct power control of grid-connected wind-turbine-driven doubly fed induction generators under unbalanced grid voltage conditions," *IEEE Trans. on Energy Conversion*, vol. 27, no. 2, pp. 362-373, Jan. 2012.
- [19] J. Mohammadi, S. Vaez-Zadeh, S. Afsharnia, and E. Daryabeigi, "A combined vector and direct power control for DFIG-based wind turbines," *IEEE Trans. on Sustainable Energy*, vol. 5, no. 3, pp. 767-775, Jun. 2014.
- [20] M. G. Mousa, S. M. Allam, and E. M. Rashad, "Maximum power extraction under different vector-control schemes and gridsynchronization strategy of a wind-driven brushless doubly-fed reluctance generator," *ISA Trans.*, vol. 72, pp. 287-297, Jan. 2018.
- [21] Z. Lin, Z. Chen, Q. Wu, S. Yang, and H. Meng, "Coordinated pitch & torque control of large-scale wind turbine based on Pareto efficiency analysis," *Energy*, vol. 147, pp. 812-825, Mar. 2018.
- [22] H. Zhao, Q. Wu, J. Wang, Z. Liu, M. Shahidehpour, and Y. Xue, "Combined active and reactive power control of wind farms based on model predictive control," *IEEE Trans. on Energy Conversion*, vol. 32, no. 3, pp. 1177-1187, Sep. 2017.
- [23] M. Rahimi and M. Parniani, "Dynamic behavior analysis of doublyfed induction generator wind turbines-the influence of rotor and speed controller parameters," *International J. of Electrical Power* and Energy Systems, vol. 32, no. 5, pp. 464-477, Jun. 2010.
- [24] F. Mei and B. Pal, "Modal analysis of grid-connected doubly fed induction generators," *IEEE Trans. on Energy Conversion*, vol. 22, no. 3, pp. 728-736, Sep. 2007.
- [25] L. Yang, Z. Xu, I. Ostergaard, and Z. Y. Dong, "Oscillatory stability and eigenvalue sensitivity analysis of a DFIG wind turbine system," *IEEE Trans. on Energy Conversion*, vol. 26, no. 1, pp. 328-339, Jan. 2011.
- [26] A. Jafari and G. Shahgholian, "Analysis and simulation of a sliding mode controller for mechanical part of a doubly-fed induction

غضنفر شاهقلیان دوره کارشناسی، کارشناسی ارشد و دکتری را در رشته مهندسی برق گرایش قدرت به ترتیب در سالهای ۱۳۷۰، ۱۳۷۳ و ۱۳۷۵ در دانشگاه صنعتی اصفهان، دانشگاه تبریز و دانشگاه آزاد اسلامی واحد علوم و تحقیقات به پایان رسانده است. وی اکنون دانشیار دانشکده مهندسی برق دانشگاه آزاد اسلامی واحد نجف آباد است. زمینههای تحقیقاتی مورد علاقه ایشان عبارتند از مدلسازی و شبیه سازی دینامیک سیستمهای قدرت و الکترونیک قدرت.

مهران زمانی فر تحصیلات خود را در مقطع کارشناسی و کارشناسی ارشد در رشته مهندسی برق قدرت به ترتیب در سالهای ۱۳۸۲ و ۱۳۸۵ در دانشگاه صنعتی اصفهان و دانشگاه تهران به پایان رسانده است. وی تحصیلات تکمیلی خود را در مقطع دکتری در دانشگاه صنعتی اصفهان ادامه داد و در سال ۱۳۹۳ موفق به اخذ مدرک دکتری در رشته مهندسی برق از این دانشگاه گردید. ایشان اکنون استادیار دانشکده مهندسی برق دانشگاه آزاد اسلامی واحد نجف آباد است. زمینههای تحقیقاتی ایشان، مدلسازی دینامیکی سیستمهای قدرت، کنترل و بهینه سازی در سیستمهای قدرت و ماشینهای الکتریکی و نیز انرژی های نو است.