DOI: 10.7641/CTA.2014.30463

风力机的线性变参数主动容错控制

吴定会[†],李意扬,纪志成

(江南大学 轻工过程先进控制教育部重点实验室, 江苏 无锡 214122)

摘要:针对风力机具有非线性和参数的不确定性的特征,提出了基于线性变参数(linear parameter varying, LPV)增益 调度的风力机主动容错控制方法,降低故障对机组动态特性的影响.基于LPV凸分解方法,将风力机的非线性模型转化 为具有凸多面体结构LPV模型,利用线性矩阵不等式(linear matrix inequalities, LMIs)技术对凸多面体各个顶点分别设 计满足性能要求的控制器,再利用各顶点设计的反馈控制器得到具有凸多面体结构LPV容错控制器.仿真结果表明, LPV增益调度技术可以成功地应用于风力机系统的容错控制.

关键词:风力机;主动容错控制;LPV增益调度技术;凸分解 中图分类号:TK81 **文献标识码**:A

Active fault-tolerant linear-parameter-varying control of wind turbines

WU Ding-hui[†], LI Yi-yang, JI Zhi-cheng

(Key Laboratory of Advanced Process Control for Light Industry, Jiangnan University, Wuxi Jiangsu 214122, China)

Abstract: In the light of the nonlinear properties and uncertain parameters of wind turbines, an active fault tolerant control technology is proposed to solve the dynamic stability problems, which is based on the linear-parameter-varying (LPV) gain scheduling technology. The linearized model around the operating point of wind turbines and faults is converted into a convex polyhedron structure LPV model by using LPV convex decomposition method. Then, each vertex of convex polyhedron was designed to meet the desired performances by using Linear Matrix Inequalities (LMIs). All the vertex gains are synthesized to build LPV controller with convex polyhedron structure. The simulation result shows that the LPV active fault tolerant controller can be applied to the wind turbines successfully.

Key words: wind turbines; active fault tolerant control; LPV gain scheduling technology; convex decomposition

1 引言(Introduction)

随着对风力机效率和可靠性要求的提高^[1],现代 风力机不再如传统风力机那样一味追求高的产能,而 是将更多的考虑成本问题,如可靠性、运维成本、风力 机的使用寿命等等^[2].由于大多数风力机安装在远离 人烟的地区,将容错控制技术引入风力发电系统可以 大幅减少维护的成本^[3].容错控制是在保证当控制系 统中的某些部件发生故障时,还能安全地完成控制任 务的一种控制技术.容错控制包括被动容错(passive fault-tolerant control, PFTC)和主动容错(active faulttolerant control, PFTC)和主动容错控制^[4]是考虑 正常工作和故障状态的参数值设计适当固定结构的 控制器,在故障前后使用同样的控制器.主动容 错^[5]则是在故障发生后重新调整控制器参数,或者改 变控制器结构,与被动容错最大的不同在于依赖故障 诊断机构^[5].

现有的容错控制策略有:利用两个或多个补偿器

并行镇定同一对象,当一个补偿器失效之后,利用剩 余补偿器继续保持系统稳定^[6];或是采用模型参考自 适应控制的思想,使被控过程的输出始终自适应跟踪 参考模型的输出,而故障是否发生^[7].而本文采用线 性变参数(linear-parameter-varying, LPV)的增益调度 技术,离线计算顶点控制器的增益参数,在线根据故 障信息选择合适增益,得到容错控制率.

从控制的角度看, 风速的变化和故障的发生导致 了风力机的的动态特性在工作点附近发生非线性变 化, 无论是传统的鲁棒技术^[8]还是一般的增益调度控 制^[9], 对模型参数变化和工作点选取的要求, 都非常 苛刻, 不符合风力机的要求. LPV控制技术对这种动 态特性变化显著的系统非常有效^[10-11], 能够同时处理 由风速、故障带来的参数变化及模型本身描述不精确 的问题, 改善系统的动态特性. LPV容错控制器采用 当前工作点附近的风速估计值和故障诊断机构输出 的故障信息作为增益调度变量, 将模型转换为仿射依

收稿日期: 2013-05-11; 录用日期: 2013-11-11.

[†]通信作者. E-mail: wh033098@163.com; Tel.: +86 510-85110653.

基金项目: 国家高技术研究发展计划("863"计划)资助项目(2013AA040405); 江苏省产学研联合创新基金资助项目(BY2012071); 中国博士后基金资助项目(2013M531272).

赖型,在线性矩阵不等式(linear matrix inequalities, LMIs)约束下求出最优控制器^[12].

在一个实际的系统中, 传感器、执行器和系统构件 中均可能发生故障. 这些故障所表现出的共性就是系 统动态特性的变化, 从而使它们大部分都可被描述成 一个线性变化的的参数. 本文中, 为了突出控制器的 设计过程, 选取了一种常见的单一故障, 即桨距执行 器的液压系统故障. 当液油中混入过多空气, 桨距执 行器的动态特性就会变差, 从而影响在额定风速以上 时, 风力机恒功率控制的动态特性^[13]. 在实际系统中, 有限的采样周期内获得故障信息的精确估计是不太 可能的, 值得庆幸的是, Apkarian等人^[14]已证实LPV 对时变参数的估计误差并不敏感, 不需精确估计就可 将LPV控制应用于系统的容错控制.

本文组织如下:第2节描述了风力机和故障数学模型,并推导出了其对应的LPV仿射依赖模型.在第3节将无限维的控制器转换为顶点的凸优化问题,并给出了计算的步骤.第4节和第5节中,给出无容错和有容错控制器的对比仿真图,并对仿真结果进行分析,最后给出了结论.

2 风力机模型(Wind turbine model)

风力机的非线性模型包括空气动力学子模型、传动机构子模型、桨距执行器子模型和故障模型^[16].

2.1 空气动力学模型(Aerodynamic model)

风力机的叶桨将风能转换到转子侧, 以速度 $\omega_{\rm r}(t)$ 旋转. 风能依赖于风速 $v_{\rm r}(t)$, 空气密度 ρ 和叶桨的等效 面积A. 风能转换到转子侧的能量的效率为 $C_{\rm p}(\lambda(t), \beta(t))$, 是桨距角 $\beta(t)$ 和叶尖速比 $\lambda(t)$ 的函数. 气动转 矩 $T_{\rm a}(t)$ 可由下式给出:

$$T_{\rm a}(t) = \frac{1}{2\omega_{\rm r}(t)} \rho A v_{\rm r}^3(t) C_{\rm p}(\lambda(t), \beta(t)).$$
(1)

2.2 传动机构模型(Drive train model)

传动机构由低速轴和高速轴组成. 低速轴和高速 轴转动惯量分别为 J_r 和 J_g ,摩擦系数分别为 B_r 和 B_g , 高低两侧的齿轮比为 N_g .考虑传动机构的粘性摩擦, 扭力衰减系数是 B_{dt} ,扭转刚度是 K_{dt} .传动系统的输 出是扭矩角 $\theta_{\Delta}(t)$,电机产生的转矩 $T_g(t)$ 和发电机转 速 $\omega_g(t)$.产生的电能 $P_g(t)$ 是由转换效率 η_g 决定.模 型如下:

$$J_{\rm r}\dot{\omega}_{\rm r}(t) = T_{\rm a}(t) + \frac{B_{\rm dt}}{N_{\rm g}}\omega_{\rm g}(t) - K_{\rm dt}\theta_{\Delta}(t) - (B_{\rm dt} + B_{\rm r})\omega_{\rm r}(t), \qquad (2)$$

$$J_{g}\dot{\omega}_{g}(t) = \frac{K_{dt}}{N_{g}}\theta_{\Delta}(t) + \frac{B_{dt}}{N_{g}}\omega_{r}(t) - T_{g}(t) - \left(\frac{B_{dt}}{N_{g}^{2}} + B_{g}\right)\omega_{g}(t), \qquad (3)$$

$$\dot{\theta}_{\Delta}(t) = \omega_{\rm r}(t) - \frac{1}{N_{\rm g}}\omega_{\rm g}(t), \tag{4}$$

$$P_{\rm g}(t) = \eta_{\rm g}\omega_{\rm g}(t)T_{\rm g}(t). \tag{5}$$

2.3 包含故障信息的桨距执行器模型(Pitch system model including fault model) 桨距执行器模型如下:

 $\ddot{\beta}(t) = -2\xi\omega_n\dot{\beta}(t) - \omega_n^2\beta(t) + \omega_n^2\beta_{ref}(t-t_d),$ (6) 其中: t_d 是变浆距执行器的时间常数, $\beta_{ref}(t)$ 是桨距角 的参考值, ω_n 是变桨距执行器模型的自然振荡频率, ξ 是变桨距执行器模型的阻尼系数.

液压系统混入空气之后,将对液压油的体积弹性 模数和其粘度产生影响^[15].变现为当混入空气量增 大,液压油的压力波传播速度减慢,使得油液动力粘 度呈线性增高,使得桨距性能变化,产生震荡.震荡在 数学模型上就表现为ξ,ω_n的变化.α_{ha}为故障影响因 子.其故障模型^[16]为

$$\xi(t) = (1 - \alpha_{\rm ha}(t))\xi_{\rm min} + \alpha_{\rm ha}(t)\xi_{\rm max},\tag{7}$$

$$\bar{\omega}_n(t) = (1 - \alpha_{\rm ha}(t))\omega_{n,\rm min} + \alpha_{\rm ha}(t)\omega_{n,\rm max}.$$
 (8)

根据文献[16], 当故障影响因子α_{ha} = 0变成α_{ha} = 1, 其对应的空气密度就从7%变化为15%. 当密度 小于7%, 这时混入的空气对系统影响不大, 不必进行 容错控制. 当密度大于15%, 油液本身所具有的高刚 度大大减少, 导致执行器动作失误, 自动控制失灵, 工 作机构产生爬行, 严重破坏稳定性, 这时, 应该立即停 机, 以免发生机械事故.

2.4 风力机LPV模型(LPV model of wind turbine)

空气动力学模型中的 $C_{p}(\lambda(t),\beta(t))$ 是风力机呈现非线性的动态特性的主因.利用泰勒公式对气动转 矩 $T_{a}(t)$ 展开,得

$$T_{\rm a} \approx \bar{T}_{\rm a}(\bar{v}_{\rm r}, \bar{\omega}_{\rm r}, \bar{\beta}) + \frac{\partial T_{\rm a}}{\partial \beta} \hat{\beta} + \frac{\partial T_{\rm a}}{\partial v_{\rm r}} \hat{v}_{\rm r} + \frac{\partial T_{\rm a}}{\partial \omega_{\rm r}} \hat{\omega}_{\rm r}, \quad (9)$$

其中:

$$\left\{ \begin{array}{l} \displaystyle \frac{\partial T_{\mathrm{a}}}{\partial v_{\mathrm{r}}} = \frac{\rho A v_{\mathrm{r}}^{2}}{2 \omega_{\mathrm{r}}} (3 C_{\mathrm{p}} + v_{\mathrm{r}} \frac{\partial C_{\mathrm{p}}}{\partial \lambda} \frac{\partial \lambda}{\partial v_{\mathrm{r}}}) \\ \displaystyle \frac{\partial T_{\mathrm{a}}}{\partial \omega_{\mathrm{r}}} = \frac{\rho A v_{\mathrm{r}}^{3}}{2 \omega_{\mathrm{r}}} (\frac{\partial C_{\mathrm{p}}}{\partial \lambda} \frac{\partial \lambda}{\partial \omega_{\mathrm{r}}} - \frac{C_{\mathrm{p}}}{\omega_{\mathrm{r}}}), \\ \displaystyle \frac{\partial T_{\mathrm{a}}}{\partial \beta} = \frac{\rho A v_{\mathrm{r}}^{3}}{2 \omega_{\mathrm{r}}} \frac{\partial C_{\mathrm{p}}}{\partial \beta}. \end{array} \right.$$

展开后的泰勒表达式的分量均为近似为风速v_r的 线性函数,意味着可将风速作为LPV模型的增益调度 变量:

$$\theta_{\rm op}(t) := v_{\rm r}(t). \tag{10}$$

同时将故障影响因子作为另一个增益调度变量:

$$\theta_{\rm f}(t) := \alpha_{\rm ha}.\tag{11}$$

(12)

选取系统状态变量,控制量分别为

$$egin{aligned} x(t) &= (eta(t), \dot{eta}(t), heta_{\Delta}(t), \omega_{\mathrm{g}}(t), \omega_{\mathrm{r}}(t))^{\mathrm{T}}, \ u(t) &= eta_{\mathrm{ref}}(t). \end{aligned}$$

得出变桨距风力机系统的LPV模型为
$$\dot{x}(t) = A(\theta_{op}, \theta_f)x(t) + B_1(\theta_{op}, \theta_f)w(t) + B_2(\theta_{op}, \theta_f)u(t),$$

$$A(\theta_{\rm op}, \theta_{\rm f}) = \begin{bmatrix} 0 & \omega_n^2(t) & 0 & 0 & 0 \\ -1 & -2\xi\omega_n^2(t) & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & -\frac{1}{N_{\rm g}} & 1 \\ 0 & 0 & \frac{K_{\rm dt}}{J_{\rm g}N_{\rm g}} & -(\frac{B_{\rm dt}}{J_{\rm g}N_{\rm g}^2} + \frac{B_{\rm g}}{J_{\rm g}}) & \frac{B_{\rm dt}}{N_{\rm g}J_{\rm g}} \\ \frac{1}{J_{\rm r}} \frac{\partial T_{\rm a}(\theta_{\rm op}(t))}{\partial\beta} & 0 & -\frac{K_{\rm dt}}{J_{\rm r}} & \frac{B_{\rm dt}}{N_{\rm g}J_{\rm r}} & -\frac{B_{\rm dt} + B_{\rm r}}{J_{\rm r}} + \frac{1}{J_{\rm r}} \end{bmatrix}$$

$$B_{1}(\theta_{\rm op}, \theta_{\rm f}) = \begin{bmatrix} 0 & 0 & 0 & 0 & \frac{1}{J_{\rm r}} \frac{\partial T_{\rm a}(\theta_{\rm op}(t))}{\partial v_{\rm r}} \end{bmatrix}^{\rm T},$$
$$B_{2}(\theta_{\rm op}, \theta_{\rm f}) = \begin{bmatrix} 0 & 1 & 0 & 0 & 0 \end{bmatrix}^{\rm T}.$$

系统(12)可以改写成仿射依赖型:

 $A(\theta_{\rm f}, \theta_{\rm op}) \triangleq A + A^{\theta_{\rm op}}(\theta_{\rm op}) + A^{\theta_{\rm f}}(\theta_{\rm f}),$ (13) $A^{\theta_{\rm op}} \ge A(\theta_{\rm f}, \theta_{\rm op})$ 中依赖于变参数 $\theta_{\rm op}$ 的部分, $A^{\theta_{\rm f}} \ge$ $A(\theta_{\rm f}, \theta_{\rm op})$ 中依赖于变参数 $\theta_{\rm f}$ 的部分. $\theta_{\rm op}$ 和 $\theta_{\rm f}$ 组成多 面体A,其中:

 $\theta_{f,\min} < \theta_{f} < \theta_{f,\max}, \ \theta_{op,\min} < \theta_{op} < \theta_{op,\max}.$ $(\theta_{\rm f}, \theta_{\rm op})$ 所构成的顶点在多面体 Λ 内取值.

3 主动容错控制器设计(active fault-tolerant control design method)

如图1所示是基于LPV的主动容错控制器^[17].



Fig. 1 Structure of fault-tolerant control system

选取发电机转速及其积分值作为观测器输出 $y = (\omega_{\rm g}, y_{\omega})^{\rm T}$,控制器输出桨距参考值 $\beta_{\rm ref}$ 控制风 力机恒功率输出,并且选择 ω_{g} 和 β_{ref} 作为系统输出, 即 $z = (\omega_g, \beta_{ref})^T$.本节设计一个与对象(12)具有系 统参数依赖关系的LPV控制器 $K(\theta), \theta = (\theta_{\rm f}, \theta_{\rm op}),$ 即

$$\begin{cases} \dot{x}_{\rm K}(t) = A_{\rm K}(\theta) x_{\rm K}(t) + B_{\rm K}(\theta) y(t), \\ u(t) = C_{\rm K}(\theta) x_{\rm K}(t) + D_{\rm K}(\theta) y(t), \end{cases}$$
(14)

$$\begin{vmatrix} 0 & 0 \\ -\frac{1}{N_{g}} & 1 \\ \frac{dt}{N_{g}} & -\left(\frac{B_{dt}}{J_{g}N_{g}^{2}} + \frac{B_{g}}{J_{g}}\right) & \frac{B_{dt}}{N_{g}J_{g}} \\ \frac{dt}{J_{r}} & \frac{B_{dt}}{N_{g}J_{r}} & -\frac{B_{dt} + B_{r}}{J_{r}} + \frac{1}{J_{r}}\frac{\partial T_{a}(\theta_{op}(t))}{\partial\omega_{r}} \end{vmatrix} ,$$

由对象(12)与控制器(14)所构成系统的状态空间为
$$\begin{cases} \dot{x}(t) = A(\theta)x(t) + B_1(\theta)w(t) + B_2(\theta)u(t), \\ z(t) = C_1(\theta)x(t) + D_{11}(\theta)w(t) + D_{12}(\theta)u(t), \\ y(t) = C_2(\theta)x(t) + D_{21}(\theta)w(t) + D_{22}(\theta)u(t), \end{cases}$$
(15)

$$C_{1}(\theta) = \begin{bmatrix} 0 & 0 & 0 & 1 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 \end{bmatrix},$$
$$C_{2}(\theta) = \begin{bmatrix} 0 & 0 & 0 & 1 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 1 & 0 & 1 \end{bmatrix}, D_{12}(\theta) = \begin{bmatrix} 0 \\ 1 \end{bmatrix},$$

 $D_{11}(\theta), D_{21}(\theta), D_{22}(\theta)$ 皆为零矩阵. 其对应的闭环系统为

$$\begin{cases} \dot{x}_{\rm cl} = A_{\rm cl}(\theta) x_{\rm cl} + B_{\rm cl}(\theta) y, \\ z = C_{\rm cl}(\theta) x_{\rm cl} + D_{\rm cl}(\theta) y, \end{cases}$$
(16)

式中:

$$\begin{split} A_{\rm cl}(\theta) &= A_0(\theta) + \mathcal{B}K(\theta)\mathcal{C}, \\ B_{\rm cl}(\theta) &= B_0(\theta) + \mathcal{B}K(\theta)\mathcal{D}_{21}, \\ C_{\rm cl}(\theta) &= C_0 + \mathcal{D}_{12}K(\theta)\mathcal{C}, \\ D_{\rm cl}(\theta) &= D_{11} + \mathcal{D}_{12}K(\theta)\mathcal{D}_{21}, \end{split}$$

且.

$$A_{0}(\theta) = \begin{bmatrix} A(\theta) & 0 \\ 0 & 0 \end{bmatrix}, B_{0}(\theta) = \begin{bmatrix} B_{1}(\theta) \\ 0 \end{bmatrix},$$
$$C_{0}(\theta) = \begin{bmatrix} C_{1} & 0 \end{bmatrix}, \mathcal{B} = \begin{bmatrix} 0 & B_{2} \\ I & 0 \end{bmatrix},$$
$$\mathcal{C} = \begin{bmatrix} 0 & I \\ C_{2} & 0 \end{bmatrix}, \mathcal{D}_{12} = \begin{bmatrix} 0 & D_{12} \end{bmatrix},$$
$$\mathcal{D}_{21} = \begin{bmatrix} 0 \\ D_{21} \end{bmatrix}.$$

3.1 容错控制问题的提出(Proposal of fault-tolerant control problem)

问题1 容错控制器的设计问题可以描述为: 寻找一个LPV控制器 $K(\theta), \theta = (\theta_f, \theta_{op}), 使得当$ (θ_f, θ_{op}) 在多面体 Λ 内变化时, 闭环系统(16)二次稳 定, 且w到z的闭环传递函数的 L_2 诱导范数小于 γ .

引理1 (投影引理.) 给定一个对称矩阵 $\Psi \in \mathbb{R}^{m \times n}$, 两个具有m列的矩阵P和Q, 寻找具有适当 维数的矩阵 Ω , 使得

$$\Psi + P^{\mathrm{T}}X^{\mathrm{T}}Q + Q^{\mathrm{T}}XP < 0.$$
⁽¹⁷⁾

令W_P, W_Q分别为矩阵P和Q的零空间,则不等式 (17)有解X的充分必要条件为

$$W_{\rm P}^{\rm T}\Psi W_{\rm P} < 0, \ W_{\rm Q}^{\rm T}\Psi W_{\rm Q} < 0.$$

$$(18)$$

引理2 (有界实引理.)下列命题等价:

1) 对于所有可能的参数轨迹 $\theta \in \Delta$, LPV闭环 系统(16)二次稳定且w到z的闭环传递函数的 L_2 诱 导范数小于 γ .

2) LMI(19)存在正定对称解*x*_{cl} > 0, 且*i* = 1, 2, …, *r*, *r*为顶点个数, 使

$$\begin{bmatrix} A_{\rm cl}^{\rm T}(\theta_i) x_{\rm cl} + x_{\rm cl} A_{\rm cl}(\theta_i) & x_{\rm cl} B_{\rm cl}(\theta_i) & C_{\rm cl}^{\rm T}(\theta_i) \\ B_{\rm cl}^{\rm T}(\theta_i) x_{\rm cl} & -\gamma I & D_{\rm cl}^{\rm T}(\theta_i) \\ C_{\rm cl}(\theta_i) & D_{\rm cl}(\theta_i) & -\gamma I \end{bmatrix} < 0.$$
(19)

3.2 LPV控制器求解(Computation of linear parameter varying controller)

由于上述的参数轨迹θ ∈ Λ 是定义在连续的空间,如果对每一个点求解控制器,会涉及到无限多个LMIs,这是不可能求解的.本节中,将无限维的问题转化为顶点的凸优化问题,通过求解有限个顶点的LMIs,得出满足γ的容错控制器.

定理1 设 $N_{\rm R}$ 和 $N_{\rm S}$ 分别为 $(B_2^{\rm T}, D_{12}^{\rm T})$ 和 (C_2, D_{21}) 核空间的基, $i = 1, 2, \cdots, r, r$ 为顶点个数,则问题1有解的充要条件为存在矩阵 $R, S \in \mathbb{R}^{n \times n}$,满足下列线性矩阵不等式:

$$\begin{bmatrix} N_{\rm R} \ 0\\ 0 \ I \end{bmatrix}^{\rm T} \begin{bmatrix} A_i R + R A_i^{\rm T} R C_{1i}^{\rm T} \ B_{1i}\\ C_{1i} R \ -\gamma I \ D_{11i}\\ B_{1i}^{\rm T} \ D_{11i}^{\rm T} -\gamma I \end{bmatrix} \begin{bmatrix} N_{\rm R} \ 0\\ 0 \ I \end{bmatrix} < 0,$$
(20)

$$\begin{bmatrix} N_{\rm S} \ 0\\ 0 \ I \end{bmatrix}^{\rm T} \begin{bmatrix} A_i S + S A_i^{\rm T} S C_{1i}^{\rm T} \ B_{1i}\\ C_{1i} S \ -\gamma I \ D_{11i}\\ B_{1i}^{\rm T} \ D_{11i}^{\rm T} -\gamma I \end{bmatrix} \begin{bmatrix} N_{\rm S} \ 0\\ 0 \ I \end{bmatrix} < 0,$$
(21)

$$\begin{bmatrix} R & I \\ I & S \end{bmatrix} \ge 0. \tag{22}$$

证 根据引理2,问题1存在一个k阶LPV容错控 制器的充分必要条件是LMI(19)存在正定对称解 $0 < x_{cl} \in \mathbb{R}^{(n+k) \times (n+k)}$,且式(19)可以改写为

$$\Psi_i + P_{\mathbf{x}}^{\mathrm{T}} F_i Q + Q^{\mathrm{T}} F_i^{\mathrm{T}} P_{\mathbf{x}} < 0, \qquad (23)$$

式中:

$$\Psi_{i} = \begin{bmatrix} A_{0}^{\mathrm{T}}(\theta_{i})x_{\mathrm{cl}} + x_{\mathrm{cl}}A_{0}(\theta_{i}) & x_{\mathrm{cl}}B_{0}(\theta_{i}) & C_{0}^{\mathrm{T}} \\ B_{0}^{\mathrm{T}}(\theta_{i})x_{\mathrm{cl}} & -\gamma I & D_{11}^{\mathrm{T}} \\ C_{0} & D_{11} & -\gamma I \end{bmatrix},$$
$$P_{\mathrm{x}} = \begin{bmatrix} B^{\mathrm{T}}x_{\mathrm{cl}} & 0 & D_{12}^{\mathrm{T}} \end{bmatrix}, Q = \begin{bmatrix} C & D_{21} & 0 \end{bmatrix}.$$

由引理1可知, LMI(23)成立的充分必要条件是

$$W_{\mathrm{Px}}^{\mathrm{T}} \Psi_i W_{\mathrm{Px}} < 0, \ W_{\mathrm{Q}}^{\mathrm{T}} \Psi_i W_{\mathrm{Q}} < 0, \tag{24}$$

其中 $W_{\text{Px}}, W_{\text{Q}}$ 分别为 P_{x}, Q 零空间的任意基. 由于

$$P_{\rm x} = \begin{bmatrix} \mathcal{B}^{\rm T} & 0 & \mathcal{D}_{12}^{\rm T} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} x_{\rm cl} & 0 & 0 \\ 0 & I & 0 \\ 0 & 0 & I \end{bmatrix}.$$
 (25)

令向量 $P = (\mathcal{B}^{\mathrm{T}}, 0, \mathcal{D}_{12}^{\mathrm{T}}), 则P对应的零空间的$ $任意基与<math>W_{\mathrm{P}}$ 的关系为

$$W_{\rm Px} = \begin{bmatrix} x_{\rm cl}^{-1} & 0 & 0\\ 0 & I & 0\\ 0 & 0 & I \end{bmatrix} W_{\rm P},$$
(26)

那么式(24)的第1个不等式可改写为

$$W_{\rm P}^{\rm T}\phi_i W_{\rm P} < 0, \tag{27}$$

其中

$$\phi_{i} = \begin{bmatrix} A_{0}^{\mathrm{T}}(\theta_{i})x_{\mathrm{cl}}^{-1} + x_{\mathrm{cl}}^{-1}A_{0}(\theta_{i}) & B_{0}(\theta_{i}) & x_{\mathrm{cl}}^{-1}C_{0}^{\mathrm{T}} \\ B_{0}^{\mathrm{T}}(\theta_{i}) & -\gamma I & D_{11}^{\mathrm{T}} \\ C_{0}x_{\mathrm{cl}}^{-1} & D_{11} & -\gamma I \end{bmatrix}.$$

$$N_{\rm R} = \begin{bmatrix} P_1 \\ P_2 \end{bmatrix}, \ N_{\rm S} = \begin{bmatrix} Q_1 \\ Q_2 \end{bmatrix}$$

分别为 $(B_2^{\text{T}}, D_{12}^{\text{T}})$ 和 (C_2, D_{21}) 的零空间的任意基,则P和Q的零空间的基分别为

$$W_{\rm P} = \begin{bmatrix} P_1 & 0\\ 0 & 0\\ 0 & I\\ P_2 & 0 \end{bmatrix}, \ W_{\rm Q} = \begin{bmatrix} Q_1 & 0\\ 0 & 0\\ Q_2 & 0\\ 0 & I \end{bmatrix}.$$
(28)

因此,式(24)可以进一步转换为式(20)和式(21) 所示的形式.

条件 $x_{cl} > 0$ 等价于 $\begin{bmatrix} R & I \\ I & S \end{bmatrix} \ge 0.$ 证毕. 由上述定理,可得LPV容错控制器的求解算法.

算法1

第1步 计算满秩矩阵 $M, N \in \mathbb{R}^{n \times k}$, 使得

$$MN^{\mathrm{T}} = I - RS. \tag{29}$$

第2步 计算方程的唯一解
$$x_{cl}$$

$$\begin{bmatrix} S & I \\ N^{T} & 0 \end{bmatrix} = x_{cl} \begin{bmatrix} I & R \\ 0 & M^{T} \end{bmatrix}.$$
(30)

第3步 求解不等式(19)得

$$\begin{bmatrix} A_{K}(\theta) & B_{K}(\theta) \\ C_{K}(\theta) & D_{K}(\theta) \end{bmatrix} \in$$

$$Co\{K_{i} = \begin{bmatrix} A_{Ki} & B_{Ki} \\ C_{Ki} & D_{Ki} \end{bmatrix}, i = 1, 2, \cdots, r\}. (31)$$

最后, LPV容错控制器的形式为

$$K = \sum_{i=1}^{r} \alpha_i K_i, \ \sum_{i=1}^{r} \alpha_i = 1,$$
(32)

其中:

$$\begin{aligned} \alpha_1 &= \frac{(\theta_{\rm f} - \theta_{\rm f,min})(\theta_{\rm op} - \theta_{\rm op,min})}{(\theta_{\rm f,max} - \theta_{\rm f,min})(\theta_{\rm op,max} - \theta_{\rm op,min})},\\ \alpha_2 &= \frac{(\theta_{\rm f} - \theta_{\rm f,min})(\theta_{\rm op,max} - \theta_{\rm op})}{(\theta_{\rm f,max} - \theta_{\rm f,min})(\theta_{\rm op,max} - \theta_{\rm op,min})},\\ \alpha_3 &= \frac{(\theta_{\rm f,max} - \theta_{\rm f})(\theta_{\rm op} - \theta_{\rm op,min})}{(\theta_{\rm f,max} - \theta_{\rm f,min})(\theta_{\rm op,max} - \theta_{\rm op,min})},\\ \alpha_4 &= \frac{(\theta_{\rm f,max} - \theta_{\rm f})(\theta_{\rm op,max} - \theta_{\rm op,min})}{(\theta_{\rm f,max} - \theta_{\rm f})(\theta_{\rm op,max} - \theta_{\rm op,min})}.\end{aligned}$$

4 仿真结果(Simulation results) 风力机仿真参数见表1.

表1 仿真参数 Table 1 Parameter values

Tuble 1 Turumeter vulues			
参数	值	参数	值
$K_{\rm dt}$	2.7 G Nm / rad	$B_{\rm r}$	$27.8 \mathrm{Nm} / (\mathrm{rad} \cdot \mathrm{s}^{-1})$
A	$10387\mathrm{m}^2$	B_{dt}	$945 \mathrm{kNm} / (\mathrm{rad} \cdot \mathrm{s}^{-1})$
ρ	$1.225\mathrm{kg}\mathrm{/}\mathrm{m}^3$	B_{g}	$3.034 \mathrm{Nm}/(\mathrm{rad}\cdot\mathrm{s}^{-1})$
$\theta_{\mathrm{f,min}}$	0	$\theta_{\rm f,max}$	1
$J_{ m r}$	$55 \times 10^6 \text{ kg} \cdot \text{m}^2$	$\theta_{ m op,min}$	16 m / s
$J_{\rm g}$	$390 \mathrm{kg} \cdot \mathrm{m}^2$	$\theta_{\rm op,max}$	28 m / s
$N_{ m g}$	95		

在设计中为了体现系统的性能要求,可以对输出向量进行加权. Ww主要是对电机转速反馈进行整形,减弱风速抖动对稳定性的影响, Wu是对桨距参考值取高频分量,强化控制的作用. 加权函数选取如下:

$$W_{\rm w} = \frac{s^2 + 2\xi_{\Omega}\omega_{\Omega}s + \omega_{\Omega}^2}{(s+z_{\rm I})(s+\xi_{\Omega}\omega_{\Omega})},\tag{33}$$

$$W_{\rm u} = \frac{s + z_3}{s + p_3},\tag{34}$$

其中:

$$\omega_{\varOmega} = 0.6283 \, \mathrm{rad/s}, \, \xi_{\varOmega} = 0.7,$$

 $p_3 = 1.3425, \ z_3 = 13.425.$

与LPV主动容错控制对比的是一个传统的PI控制,其参数为

$$K_{\rm P} = 4.234, \ K_{\rm I} = 0.978.$$

仿真时间60 s, 在第30 s时, 加入故障, 即故障影响因 子由 $\alpha_{ha} = 0$ 变成 $\alpha_{ha} = 1$. 仿真结果为图2-4.



Fig. 2 Wind velocity



(a) 正常情况下的转速



(b) 采用LPV容错控制器的转速





图2为风速变化曲线,风速在额定风速以上,此时控制的目标是实现恒功率控制.图3是发电机转速图,图3(a)中发电机转速维持在162 rad/s附近. 图3(b)和图3(c)为在第30 s故障发生后,LPV容错控制器能有效抑制故障带来的影响.图4(a)为正常情况功率图,图4(b)和4(c)均在30 s处发生故障.可以看出,故障对LPV容错控制下的恒功率输出几乎没有影响,而传统PI控制下功率出现了大幅的抖动.

5 结论(Conclusions)

本文依据LPV控制原理,分别以输入风速、故障 信息作为变增益参数,建立了风能转换系统故障模 型的LPV控制方程,求解LMIs,得到系统顶点控制 器.运行时LPV容错控制器根据故障信息实时容错, 仿真结果表明,所设计的容错控制器能有效地抑制 故障带来的发电机功率的波动,控制效果较好.

参考文献(References):

 Global Wind Energy Council. Global wind report — annual market update 2011 [R]. Brussels Belgium: Global Wind Energy Council, 2012.

- [2] DOBRILA O, STEFANSEN R. Fault Tolerant Wind Turbine Control [M]. Denmark: Technical University of Denmark, 2007.
- [3] LI S B, SAUTER D, AUBRUN C. Stability guaranteed active faulttolerant control of networked control systems [J]. *Journal of Control Science and Engineering*, 2008, (5): 22 – 31.
- [4] TAO G, JOSHI S M, MA X L. Adaptive state feedback and tracking control of systems with actuator failures [J]. *IEEE Transactions on Control Systems Technology*, 2001, 9(1): 78 – 95.
- [5] LIAO F, WANG J L, YANG G H. Reliable robust flight tracking control: an LMI approach [J]. *IEEE Transactions on Control Systems Technology*, 2002, 10(1): 76 – 89.
- [6] ZHANG Y M, JIANG J. Integrated active fault-tolerant control using IMM approach [J]. *IEEE Transactions on Aerospace and Electronic Systems*, 2001, 37(4): 543 – 550
- [7] Veillette R J. Reliable linear-quadratic state-feedback control [J]. Automatica, 1995, 31(1): 137 – 143.
- [8] 扶凌云,何勇,吴敏. 基于时滞的H_∞滤波器设计及其在网络中的应用 [J]. 控制理论与应用, 2010, 27(4): 517 522.
 (FU Lingyun, HE Yong, WU Min. H-infinity filter design based on time-delay and its application to network [J]. *Control Theory & Applications*, 2010, 27(4): 517 522.)
- [9] BIANCHI F D, BATTISTA H D, MANTZ R J. Wind Turbine Control Systems — Principle, Modelling and Gain Scheduling Design [M]. London: Springer, 2007.
- [10] 刘香霞, 沈艳霞, 潘庭龙, 等. 基于LPV的直驱式永磁同步风电系统 控制器设计 [C] //中国控制会议. 烟台: IEEE, 2011: 5178 – 5181.
 (LIU Xiangxia, SHEN Yanxia, PAN Tinglong, et al. LPV based direct-driven permanent magnet synchronous wind power system controller design [C] //Chinese Control Conference. Yantai: IEEE, 2011: 5178 – 5181.)
- [11] SLOTH C, ESBENSEN T, STOUSTRUP J. Active and passive faulttolerant LPV control of wind turbines [C] //American Control Conference. Baltimore, USA: IEEE, 2010: 4640 – 4646.
- [12] ALLERHAND L I, SHAKED U. H_{∞} Robust stability and stabilization of linear switched systems with dwell time [J]. *IEEE Transactions on Automatic Control*, 2011, 56(2): 381 386.
- [13] 秦生升, 胡国文, 顾春雷, 等. 风力发电系统的恒功率非线性H_∞鲁 棒控制 [J]. 控制理论与应用, 2012, 29(5): 617 – 622. (QIN Shengsheng, HU Guowen, GU Chunlei. Nonlinear H_∞ robust control of constant power for wind power system [J]. *Control Theory* & *Applications*, 2012, 29(5): 617 – 622.)
- [14] APKARIAN P, GAHINET P, BECKER G. Self-scheduled H_{∞} control of linear parameter-varying systems: a design example [J]. *Automatica*, 1995, 31(9): 1251 1261.
- [15] 王彦华. 液压系统液油中气泡的防范 [J]. 装备与制造, 2007, (9): 82 - 83.

(WANG Yanhua. Preventing the bubbles from oil in hydraulic system[J]. *Equipment Manufacturing Technology*, 2007, (9): 82–83.)

- [16] ESBENSEN T, SLOTH C. Fault-Tolerant Control of Wind Turbines [M]. Denmark: Aalborg University, 2009: 16 – 21, 100 – 104.
- [17] MOHAMMADPOUR J, SCHERER C W. Control of Linear Parameter Varying Systems with Applications [M]. New York: Springer, 2012: 303 – 337.

作者简介:

吴定会 (1970-), 男, 副教授, 硕士生导师, 目前研究方向为风力 发电控制技术, E-mail: wh033098@163.com;

李意扬 (1990–), 男, 硕士研究生, 目前研究方向为故障诊断与容 错控制, E-mail: lyyyuna@gmail.com;

纪志成 (1959--), 男, 教授, 博士生导师, 目前研究方向为风力发 电控制技术, E-mail: zcji@sytu.edu.cn.