DOI:10.11918/j.issn.0367-6234.201606090

船用增压锅炉装置的降负荷控制策略

黄文元,王 刚,倪 何,覃海波,金家善

(海军工程大学 动力工程学院, 武汉 430033)

摘 要:为提高增压锅炉装置降负荷速度,改善动力系统机动性,提出一种可行的快速降负荷控制策略.分析增压锅炉装置降 负荷特性,结合已有研究成果构建某型船用增压锅炉装置的机理模型,借助 SimuWorks 系统仿真平台搭建全系统模型,进行快 速降负荷控制策略的仿真实验.结果表明:实验搭接的仿真模型可信度较高,与实际设备运行的误差在0.3%以内;该型增压锅 炉装置匀速降负荷时,燃油流量调节阀的最大关阀速度为1.85(°)/s,需要172s才能重新回到稳定状态,而分段式降负荷控 制策略耗时缩短43.78%,且分段数越多,回归稳定耗时越短.研究成果对该型增压锅炉装置的监控系统设计和调节阀参数设 定有一定的指导意义.

Down-load control strategy for marine supercharged boiler installation

HUANG Wenyuan, WANG Gang, NI He, QIN Haibo, JIN Jiashan

(College of Power Engineering, Naval University of Engineering, Wuhan 430033, China)

Abstract: A down-load control strategy for supercharged boiler installation is put forward, which can increase the boiler's down-load speed and improve maneuverability of power system. By the simulation platform named SimuWorks, the down-load characteristic is analyzed based on the mechanistic models of marine supercharged boiler installation. The simulation result shows that the model has a high credibility, the error between simulation model and actual equipment is under 0.3%. The max valve-closed speed is 1.85 (°)/s, and it takes boiler 172 s to return stable. Down-load by steps will shorten elapsed time at least 43.78% to return stable, and the more steps, the less time spends.

Keywords: supercharged boiler installation; down-load characteristic; excess air coefficient; control strategy

由于增压锅炉装置相对于常压锅炉有着体积小、 效率高等优势,在能源动力领域的运用越来越广 泛^[1].与常压锅炉相比,增压锅炉装置各组成设备间 具有更强的耦合性,为保证增压锅炉装置运行的安全 性、稳定性和经济性,对增压锅炉装置动态匹配关系 的研究很有必要,特别是在锅炉降负荷过程中的匹配 关系^[2].增压锅炉装置在降负荷过程中,由于机组转 子的机械惯性,难以精确把握该在何时对相应的控制 部位进行调节,以及怎么调节(以多大的速度、多大的 幅度).一般做法是以保证锅炉降负荷过程中的安 全、稳定为原则,在厂家给出的安全范围内进行操作, 通常厂家在设定安全范围时会留有较大的裕度,因此 在实际操作中往往无法发挥其最大的降负荷能力,面 对紧急时刻(例如紧急刹车、紧急倒车)难免会因为来 不及反应而造成损失.

基金项目:中国博士后科学基金(2013T60921)

近年来,一些专家学者在增压锅炉装置建模及 其匹配运行等领域做了相关研究并取得相关成 果^[3-14].朱泳等^[15]建立锅炉燃烧及蒸发系统的动态 数学模型并进行仿真实验,得到了增压锅炉汽包压 力、水位及过热蒸汽温度在不同负荷突降扰动下的 动态响应特性;赵冬来^[16]基于涡轮增压机组模型以 及改进的压气机特性计算方法,建立了精度较高的 涡轮增压机组稳态和动态仿真模型,对增压锅炉从 低工况 30%到高工况 100%的加速过程进行了仿真 分析;房桐毅^[17]基于流体网络对涡轮增压机组在增 减速过程中的流量特性,分析了不同大气温度下的 功率平衡点以及过量空气系数变化对涡轮增压机组 的影响.这些研究主要集中在增压锅炉及涡轮增压 机组的特性分析,没有更进一步对增压锅炉的控制 策略进行系统分析和研究.

本文以某型船用增压锅炉装置为对象,在分析 其降负荷特性的基础上,对其进行建模,并在仿真平 台上进行仿真实验,对降负荷过程的炉膛空气过余 系数进行研究,通过调节锅炉降负荷速度或幅度,使 空气过余系数保持在炉膛稳定燃烧允许的范围内波

收稿日期: 2016-06-24

作者简介:黄文元(1991一),男,博士研究生;

金家善(1962—),男,教授,博士生导师

通信作者: 倪 何, elegance 2006@ sina.com

动,进而得到不同初始状态下的最小降负荷时间,实验结果可以指导实际监控系统的参数设定,为该型 增压锅炉装置的安全运行提供支持.

1 增压锅炉装置降负荷特性分析

增压锅炉装置由增压锅炉本体和涡轮增压机组 组成,由于锅炉排放的烟气仍具有较高的能量,经净 化处理后可以进入烟气涡轮,带动压气机为锅炉提 供具有一定压力和温度的助燃空气.锅炉的热负荷 主要由喷油量来决定,当锅炉降负荷(即喷油量减 少时),由于涡轮增压机组转子具有一定的机械惯 性,响应锅炉的降负荷需要一定时间,如果喷油量的 减少速度大大超过了机组响应速度(特别是在紧急刹 车、紧急倒车等喷油量减少速度比较快的情况),很容 易出现炉膛内空气过余系数骤升导致熄火的情况.

空气过余系数是锅炉燃烧状态的一个重要影响 因素,如果空气过余系数太小,燃料不能完全燃烧, 出现冒黑烟的现象;空气过余系数也不宜过大,较大 的空气过余系数会增加空气带走的热量,使得锅炉 的排烟损失增加,降低锅炉热效率,当空气过余系数 足够大(即进入炉膛的空气量过大)可能会造成锅 炉熄火.一般船用增压锅炉的最佳空气过余系数为 1.10~1.20,既可保证燃料的完全燃烧,又可以使得 锅炉的排烟损失在可接受的范围内.

2 增压锅炉装置机理模型

本文研究对象为某型船用增压锅炉装置.根据 该型增压锅炉装置的设备组成以及工质流向,采用 模块化建模方法将其划分为锅炉炉膛、涡轮增压机 组、风道系统、空气夹层和烟道系统共5个模块.

2.1 锅炉炉膛

炉膛是燃料和空气混合燃烧的场所,由于增压 锅炉结构较为紧凑,燃烧时炉膛可作为集总参数处 理,其能量守恒方程为

 $0.5m_{\rm v}c_{\rm pv}{\rm d}\bar{T}_{\rm v}/{\rm d}t = W_{\rm r}H_{\rm r}(1-k_{\rm b}) - (W_{\rm r} +$

$$W_{\rm k}$$
) $(T_{\rm v} - T_{\rm 0}) - Q_{\rm F}$

式中: m_y 为炉膛内烟气的质量, c_{py} 为烟气的定压比 热容, T_y 为烟气平均温度, W_r 和 W_k 为喷油量和炉膛 送风量, H_r 为燃料的化学烟, k_b 为炉膛散热系数, T_0 为舱室环境温度, Q_F 为炉膛单位时间的辐射换热量.

炉膛内烟气质量的计算公式为

$$n_{\rm y} = p_{\rm b} V_{\rm b} / R_{\rm g} T.$$

式中: p_b 为炉膛压力,由烟道系统的流体网络模型得到, V_b 为炉膛容积, R_a 为理想气体状态参数.

辐射换热量 $Q_{\rm F}$ 的计算公式为

$$Q_{\rm F} = \sigma A_{\rm sl} (T_{\rm y}^4 - \varepsilon_{\rm sl} T_{\rm sl}^4)$$

式中: σ 为波尔兹曼常数, A_{sl} 和 T_{sl} 为水冷壁有效辐射面积和壁面平均温度, ε_{sl} =0.9为水冷壁灰度.

炉膛空气过余系数 α 的计算公式为

 $\alpha = W_{\rm k} / (13.865 W_{\rm r}).$

2.2 涡轮增压机组

涡轮增压机组可以根据其设备组成再次进行模 块化分解,划分为压气机、烟气涡轮、辅助汽轮机、机 组转子4个模块.

2.2.1 压气机

压气机主要利用烟气涡轮和辅助汽轮机提供能量,将空气压缩到一定压力和温度送入炉膛助燃. 空气可视为理想气体,根据理想气体状态方程,可得 压气机功率为

 $N_{\rm c} = G_{\rm k} c_{\rm pk} T_{\rm k0} [\pi_{\rm c}^{(K_{\rm k}-1)/K_{\rm k}} - 1] / \eta_{\rm c}.$

式中: G_k 为压气机的空气质量流量, c_{pk} 和 T_{k0} 为空 气的定压比热容和进口温度, π_c 为压气机压比, K_k 为空气绝热系数, η_c 为压气机内效率.

压气机压比 π_{e} 的计算公式为

 $\pi_{\rm c} = p_{\rm c2}/p_{\rm c1}$.

式中*p*_{e1}和*p*_{e2}为压气机的进、出口压力,由风道系统的流体网络模型计算得到.

压气机流量 G_k 与压气机进口压力 p_{c1} 、进口温度 T_{c1} 和压比 π_c 有关,且

 $G_{\rm k} = f_{\rm cg}(p_{\rm c1}, T_{\rm c1}, \pi_{\rm c}).$

压气机在工作过程中的能量损失包括:叶轮摩 擦损失 η_f 、扇形损失 η_θ 、级间漏气损失 η_y 和鼓风损 失 η_w 等,各项损失的计算公式为:

$$\eta_f = K_{\rm r} D_{\rm c}^5 n_{\rm c}^3 \rho_{\rm k0} ,$$

$$\eta_{\theta} = 0.7 (L_{\rm c}/D_{\rm c})^2 ,$$

$$\eta_{\rm y} = 3.1 b_{\rm c}/h_{\rm c} ,$$

$$\eta_{\rm w} = K_{\rm w} (1 - \zeta_{\rm wi}) D_{\rm c} L_{\rm c}^{1.5} n_{\rm c}^3 \rho_{\rm h}$$

式中: ρ_{k0} 为压气机进口空气密度, D_c 、 L_c 、 b_c 和 h_c 为压 气机平均直径、静叶栅轴向长度、叶片顶部径向间隙和 叶片平均高度, K_f 、 K_w 和 ζ_w ,为压气机摩擦损失系数、鼓 风损失系数和局部进气系数, n_c 为压气机转速.

综合考虑这些损失后,压气机内效率 η_e 可表示为

$$\boldsymbol{\eta}_{\mathrm{c}} = 1 - (\boldsymbol{\eta}_{\mathrm{f}} + \boldsymbol{\eta}_{\mathrm{\theta}} + \boldsymbol{\eta}_{\mathrm{y}} + \boldsymbol{\eta}_{\mathrm{w}}).$$

2.2.2 烟气涡轮

烟气涡轮是压气机的主要功率来源,由于高温 气体也可以当作理想气体处理,故烟气涡轮的输出 功率为

$$N_{\rm gt} = G_{\rm v} c_{\rm Pv} T_{\rm v0} \left[1 - \varepsilon_{\rm gt}^{(k_{\rm g}-1)/k_{\rm g}} \right] \eta_{\rm gt}.$$

式中: T_{v0} 为烟气的进口温度, G_v 和 c_{Pv} 为烟气质量

流量和定压比热容, ε_{gt} 为烟气膨胀比, K_{g} = 1.35 为烟气绝热系数, η_{gt} 为烟气涡轮内效率.

烟气膨胀比 ε_{g} 的计算公式为

$$\varepsilon_{\rm gt} = p_{\rm gt1}/p_{\rm gt2}.$$

式中 *p*_{g1} 和 *p*_{g2} 为烟气涡轮的进、出口压力,由烟道 系统的流体网络模型计算得到.

因为烟气涡轮采用固定叶栅和冲动式叶片,故 内效率可表示为膨胀比 *ε*_a 的函数

$$\boldsymbol{\eta}_{\mathrm{gt}} = f_{\mathrm{g}\eta}(\boldsymbol{\varepsilon}_{\mathrm{gt}}).$$

2.2.3 辅助汽轮机

辅汽轮机用于当烟气涡轮功率不足或者在机组 启动、加速时驱动压气机,本机组的辅汽轮机采用双 列调节级,其进汽流量为

$$G_{\rm st} = G_{\rm st0} \beta \sum_{k=0}^{n} a_k \theta^k \frac{(p_{\rm st1}/p_{\rm st10})}{\sqrt{T_{\rm st1}/T_{\rm st10}}}.$$

式中: G_{st0} , p_{st10} 和 T_{st10} 为额定工况的进汽流量、压力 和温度, p_{st1} 和 T_{st1} 为当前进汽压力和温度, β 为流 量修正系数, θ 为调节阀阀位, a_{0-n} 为各阶流量拟合 因子.

其中流量修正系数β的计算公式为

 $\beta = \begin{cases} 1, & p_{st2}/p_{st1} \leq \varepsilon_{cr}; \\ \sqrt{1 - \left[(\varepsilon - \varepsilon_{cr})/(1 - \varepsilon_{cr}) \right]^{1/2}}, & p_{st2}/p_{st1} > \varepsilon_{cr}. \end{cases}$ 式中 P_{st2} 为汽轮机背压, $\varepsilon_{cr} = 0.546$ 为过热蒸汽的

以中 Γ_{st2} 为代化机肖压, $\mathcal{E}_{cr} = 0.540$ 为过然然代作临界压比.

汽轮机的输出功率在等熵膨胀时最大,且

 $S_{st1} = f_S(p_{st1}, H_{st1}); H_{st2S} = f_H(p_{st2}, S_{st1}).$ 汽轮机的实际输出功率为

 $N_{st} = G_{st}\eta_{st}(H_{st1} - H_{st2s}).$ 式中 H_{st2s} 为理想排汽焓, S_{st1} 为进口蒸汽熵, $\eta_{st} =$

0.87为辅助汽轮机的内效率.

2.2.4 机组转子

作用在机组转子上的功率包括烟气涡轮输出功率 N_{st}、辅助汽轮机输出功率 N_{st}、压气机耗功 N_e和转子损失功率 N_{loss}.

由能量守恒列出转子动力学方程为

$$a_{a} = 30(N_{st} + N_{gt} - N_{c} - N_{loss})/(\pi J_{a}n_{a}).$$

转子损失功率的计算公式为

$$N_{\rm loss} = 0.01(N_{\rm st} + N_{\rm gt}) + 500.$$

根据牛顿第二定律有

$$\frac{dn_{a}^{2}}{dt} = 60[0.99(N_{st} + N_{gt}) - N_{c} - 500]/(\pi J_{a}).$$

相提涅約·蘭도机组的结构(正气机和机气混合

根据涡轮增压机组的结构(压气机和烟气涡轮 共轴,而辅助汽轮机通过减速器带动压气机)有

$$a_{gt} = a_{c} = a_{a}, a_{st} = K_{gear}a_{a},$$
$$n_{gt} = n_{c} = n_{a}, n_{st} = n_{a}/K_{gear}.$$

式中:n_{gt}、n_{st}和n_c为烟气涡轮、辅助汽轮机和压气

机的转速, a_{gt} 、 a_{st} 和 a_{c} 为烟气涡轮、辅助汽轮机和 压气机的角加速度, K_{gear} 为减速器的减速比.

2.3 空气夹层

进出空气夹层的流量主要有空气夹层进风量 G_{jcal}、炉膛进风量G_{bk}和空气泄漏量G_{jcl},由质量守恒 方程可得

 $K_{\text{NPk}}V_{\text{jc}}dp_{\text{jc}}/dt = G_{\text{jcal}} - G_{\text{bk}} - G_{\text{jcl}},$ 式中 p_{jc} 为空气夹层风压, K_{NPk} 为空气压缩系数, V_{jc} 为空气夹层容积.

空气压缩系数 K_{NPk} 的计算公式为

 $K_{\rm NPk} = \partial \rho_{\rm k} / \partial p_{\rm k}.$

空气夹层进风量和炉膛进风量可由空气在湍流 状态下的一维流动方程计算得到:

$$\begin{split} G_{\rm jca1} &= \xi_{\rm c2jc} \sqrt{p_{\rm c2} - p_{\rm jc}} \,, \\ G_{\rm bk} &= \xi_{\rm jc2b} \sqrt{p_{\rm jc} - p_{\rm b}} \,. \end{split}$$

式中 $\xi_{c_{2je}}$ 和 $\xi_{je_{2b}}$ 分别为空气夹层进风道和锅炉配风器的阻力系数.

2.4 风道系统

风道系统由大气、压气机入口、压气机出口3个 压力节点和大气到压气机入口、压气机出口到空气 夹层两条流量支路组成.其中,大气节点的参数为 给定值,压气机入口和压气机出口需要通过流体网 络模型迭代计算得到.

$$p_{c1} = p_0 - (G_k / \xi_{a2c})^2$$

 $K_{\rm NPa}V_{\rm cpn}{\rm d}p_{\rm c2}/{\rm d}t = G_{\rm k} - \xi_{\rm c2jc}\sqrt{p_{\rm c2} - p_{\rm jc}}$

式中: ξ_{a2c} 和 ξ_{c2jc} 为大气到压气机入口和压气机出口到空气夹层的风道阻力系数, V_{cpn} 为压气机出口风道的容积, K_{NPa} 为空气压缩系数.

2.5 烟道系统

烟道系统由对流蒸发管束出口、过热器出口、经 济器出口、烟气涡轮入口、烟气涡轮出口、大气 6 个 压力节点和炉膛出口到对流蒸发管束出口、对流蒸 发管束出口到过热器出口、过热器出口到经济器出 口、经济器出口到烟气净化装置出口、烟气净化装置 出口到烟气涡轮入口、烟气涡轮出口到烟囱出口 6 条流量支路组成.与风道系统类似,除大气节点外, 其他几个节点压力随相应各支路的流量变化而变 化,需通过流体网络模型迭代计算得到.

$$\begin{split} p_{\rm gt2} &= p_0 \,+\, (\,G_{\rm y}/\xi_{\rm g2a}\,)^2\,,\\ p_{\rm gt1} &= p_{\rm jj}\,-\, (\,G_{\rm geg}/\xi_{\rm ge}\,)^2\,,\\ p_{\rm jj} &= p_{\rm gr}\,-\, (\,G_{\rm jjg}/\xi_{\rm jj}\,)^2\,,\\ p_{\rm gr} &= p_{\rm dl}\,-\, (\,G_{\rm grg}/\xi_{\rm gr}\,)^2\,,\\ p_{\rm dl} &= p_{\rm b}\,-\, (\,G_{\rm dlg}/\xi_{\rm dl}\,)^2\,,\\ K_{\rm NPy}V_{\rm ge}{\rm d}p_{\rm gt1}/{\rm d}t\,=\,G_{\rm geg}\,-\,\xi_{\rm g2a}\,\sqrt{p_{\rm gt2}\,-\,p_0}\,,\end{split}$$

$$\begin{split} K_{\rm NPy} V_{\rm jj} \mathrm{d}p_{\rm jj} / \mathrm{d}t &= G_{\rm jjg} - G_{\rm geg} \,, \\ K_{\rm NPy} V_{\rm gr} \mathrm{d}p_{\rm gr} / \mathrm{d}t &= G_{\rm grg} - G_{\rm jjg} \,, \\ K_{\rm NPy} V_{\rm dl} \mathrm{d}p_{\rm dl} / \mathrm{d}t &= G_{\rm dlg} - G_{\rm grg} \,, \\ K_{\rm NPy} V_{\rm b} \mathrm{d}p_{\rm b} / \mathrm{d}t &= G_{\rm jea2} \,+ \,G_{\rm boil} \,- \,G_{\rm dlg}. \end{split}$$

式中: ξ_{g2a} 、 ξ_{ge} 、 ξ_{jj} 、 ξ_{gr} 和 ξ_{dl} 为烟囱、烟气净化装置、经济器、过热器和对流蒸发管束的阻力系数, p_{g2} 、 p_{g1} 、 p_{jj} 、 p_{gr} 和 p_{dl} 为烟气涡轮出口、烟气涡轮入口、经济器出口、过热器出口和对流蒸发管束出口的烟气压力, G_{geg} 、 G_{jjg} 、 G_{grg} 、 G_{dg} 、 G_{jca2} 和 G_{boil} 为烟气净化装置烟气 流量、经济器烟气流量、过热器烟气流量、对流蒸发 管束烟气流量、炉膛进风量和炉膛喷油量, V_{ge}、V_{jj}、 V_{gr}、V_{dl}和V_b为烟气净化装置、经济器、过热器、对流 蒸发管束和炉膛内烟气流通部分的容积, K_{NPy}为烟 气压缩系数.

利用上述模型和已有研究成果^[3-4,7-8],在 SimuWorks 仿真支撑平台上搭建某型船用增压锅炉 装置的全系统模型,其拓扑结构如图1所示.





3 仿真实验与结果分析

由于空气过余系数过大或者过小都会造成锅炉 熄火,为了直观地从实验结果得到分析结论,在仿真 实验中设置了空气过余系数边界值.上、下边界值 分别反映了在保证锅炉燃烧稳定(不熄火)的条件 下,能够允许的最大和最小进风量.由于空气过余 系数边界值与锅炉结构有关,本实验根据实际锅炉 的运行数据,将空气过余系数上边界取为 2.3,空气 过余系数下边界取为 0.8,也即当空气过余系数在 0.8~2.3 时,认为锅炉燃烧稳定.

3.1 匀速降负荷仿真实验与结果分析

假设当前锅炉处于全负荷稳定运行状态(燃油 流量调节阀角度 315°).记初始状态的时刻为t =0s,在t = 2s时,以不同速度均匀关小燃油流量调 节阀减少喷油量,使锅炉从全负荷逐步降低至最小 负荷(燃油流量调节阀角度 0°),实验结果如图 2 所 示,各曲线表示不同关阀速度下空气过余系数的变 化曲线(关阀速度从左往右分别为 3.15、1.85、1.26、 1.00(°)/s).



图 2 不同关阀速度下空气过余系数的变化曲线

Fig. 2 Changing curve of excess air coefficient when valve closed with different speeds

由图2可见,由于喷油量下降,烟气流量和参数 降低,但是涡轮增压机组的机械惯性使机组转速不 会立即响应烟气流量和参数的变化,锅炉的进风量 不会马上下降,空气过余系数将上升,而且上升速度 与燃油流量调节阀的关阀速度成正比,达到最高点 的时间与关阀速度成反比. 当燃油流量调节阀的关 阀速度为 1.85(°)/s 时,空气过余系数最大值为 2.3,过渡过程时间为 172 s. 由此可见,该型增压锅 炉在匀速降负荷时,燃油流量调节阀的关闭速度不 能超过1.85 (°)/s. 所得关阀速度略大于船上的实 际操作速度,考虑到实际操作留有的安全裕度,这个 极限速度是合理的,由此可以看出仿真结果的逼真 度,同时通过对仿真模型与实船试验在不同工况基 本参数的对比,误差控制在 0.3%以内,进一步说明 仿真模型的正确性,即可以认为仿真模型达到了仿 直试验的要求.

3.2 快速降负荷真实验与结果分析

如何使锅炉在保证安全运行的前提下,在最短时间内降至目标负荷非常重要.本节在匀速降负荷 仿真实验的基础上,进一步研究增压锅炉的快速降 负荷控制策略.

初始状态仍取全负荷稳定运行状态,但采取两段式降负荷控制策略,在t=2s时第1次降负荷,待空气过余系数下降到1.6左右时再进行第2次降负荷.第1次降负荷采用突降方式,而第2次降负荷采用匀速降负荷方式.通过多次仿真实验得到一种可行的快速降负荷策略,如图3所示.

由图 3 可见,第 1 次降负荷可以不考虑人的操 作速度和调节阀的开关速度,直接突降至全负荷的 47.27%,此时空气过余系数可以控制在稳定燃烧的 范围内,并在 *t* = 4.1 s 时达到最大边界值 2.3;在 *t* = 13.7 s,空气过余系数下降至 1.61,此时以1.85(°)/s 的关阀速度进行第 2 次降负荷,锅炉依然能够正常



图 3 两段式降负荷时空气过余系数的变化曲线



对比图 2、3 可见,两段式降负荷的过渡过程时间(96.7 s)只是全程匀速降负荷(172 s)的56.22%, 这主要是因为第一段突降负荷过程节省了大量时间.

那么是否分段越多,降负荷时间越短? 通过三 段降负荷实验进行验证,前两段采用突降方式,分别 在 t = 2 s 和 13.7 s 时突降至全负荷的 47.27% 和 30%;第三段采用 1.85(°)/s 匀速降负荷,结果如 图 4所示.



图 4 3 段式降负荷时空气过余系数的变化曲线



对比图 2~4 可见,3 段式降负荷的过渡过程时 间更短,在 *t* = 82.3 s 时锅炉即可重新稳定.

通过快速降负荷仿真实验可见,分段降负荷的 控制策略优于全程匀速降负荷.但是在本文研究 中,每次降负荷都是在空气过余系数稳定后再进行 的,因此得到的结论可能不是最优结果,下一步工作 可以更进一步地研究各分段之间的最优匹配关系, 确定各分段的开始与结束时间,在保证锅炉燃烧稳 定的前提下,使降负荷的过渡过程时间最短.

燃烧,并在 t = 96.7 s 时重新稳定.

4 结 论

本文对增压锅炉装置降负荷特性进行了分析, 并采用模块化建模方法对某型船用增压锅炉装置进 行了机理建模,最后通过仿真实验对该型增压锅炉 的降负荷控制策略进行研究:

1)该型增压锅炉全程匀速降负荷时的燃油流 量调节阀最大关阀速度为1.85(°)/s,过渡过程时间 为172 s.

2)分段降负荷策略优于全程匀速降负荷,从降 负荷到稳定的时间短,而且分段数越多,时间越短.

以上结论可以为实际监控系统设计和调节阀的 参数设定提供参考,同时也可以为调节、控制与保护 逻辑和算法研究提供支持.

参考文献

- [1] 李章, 张宁, 刘翔源, 等. 船用增压锅炉装置[M]. 北京: 海潮 出版社, 2009.
- [2] HARYANTO A, HONG K S. Modelling and simulation of an oxy-fuel combustion boiler system with flue gas recirculation [J]. Computers and Chemical Engineering, 2011, 35(1): 25-40.
- [3] 陈坚红,乔庆,张宝,等. 汽轮机调节级临界压比特性[J]. 浙江 大学学报(工学版), 2014, 48(11):2072-2079.
 CHEN Jianhong, QIAO Qing, ZHANG Bao, et al. Critical pressure ratio characteristics of steam turbine governing stage[J]. Journal of Zhejiang University(Engineering Science), 2014, 48(11):2072-2079.
- [4] 胡继敏, 金家善. 船用增压锅炉系统动态数学模型的建立[J]. 计算机与数字工程,2012,34(1):50-54.
 HU Jimin, JIN Jiashan. Dynamic mahematical model of marine supercharged boiler system [J]. Computer and Digital Engineering, 2012,34(1):50-54.
- [5] ZHANG Hongyan, XIE Haitao, JIN Xiangdong. The simulation of heat transfer and flow performance for supercharged boiler superheater [J]. Advanced Materials Research, 2014, 936:2103 - 2108.
 DOI: 10.4028/www.scientific.net/AMR.936.2103.
- [6] HIDEAKI T, TOMOKI K. A novel experimental method to evaluate the impact of volute's asymmetry on the performance of a high pressure ratio turbocharge compressor[J]. Science China Technological Sciences, 2012, 55(6):1695-1700.
- WANG Peng, ZHU Qidan, XIE Haitao, et al. The study of level control strategy for supercharged boiler drum based on fuzzy control [J]. Applied Mechanics & Materials, 2014, 687-691:216-219. DOI: 10.4028/www.scientific.net/AMM. 687-691.216.
- [8] ZHANG Yangjun, CHEN Tao, ZHUGE Weilin, et al. An integrated turbocharger design approach to improve engine performance [J].

Science China Technological Sciences, 2010, 53(1):69-74.

- [9] 倪何,肖航,曾凡明,等.基于残差修正的涡轮增压机组差异演 化建模与降负荷特性分析[J].上海交通大学学报,2015,49 (5):620-625.DOI:10.16183/j.cnki.jsjtu.2015.05.008.
 NI He, XIAO Hang, ZENG Fanming, et al. Differential evolutionary modeling with residual correction and down-load characteristic analysis for marine turbocharged unit[J]. Journal of Shanghai Jiaotong University, 2015, 49(5): 620-625. DOI: 10.16183/j.cnki. jsjtu.2015.05.008.
- [10] ZHANG Hongyan, JIN Xiangdong, XIE Haitao. The study of water level fuzzy control for supercharged boiler drum [J]. Advanced Materials Research, 2014, 936:2165-2170. DOI: 10.4028/www.scientific.net/AMR.936. 2165.
- [11] ZHAO Jiafeng, MA Xiuzhen, ZHAO Shizhou, et al. Hammerstein identification of supercharged boiler superheated steam pressure using Laguerre-Fuzzy model [J]. International Journal of Heat & Mass Transfer, 2014, 70 (2): 33 - 39. DOI: 10.1016/j.ijheatmasstransfer.2013.10.056.
- [12] ZHENG Xinwei, HU Xuecong, WANG Zhiyu, et al. Research on the connection type between evaporating tube bundle and a steam drum shell on a natural circulation marine supercharged boiler [J]. Applied Mechanics & Materials, 2014, 618:448-452. DOI: 10. 4028/www.Scientific.net/AMM.618.448.
- [13] SONG Fei, CHENG Gang, SUN Fengrui, et al. Reconstruction of key parameters of marine supercharged boiler based on PLS-SVM
 [J]. Advanced Materials Research, 2013, 859:19-22. DOI: 10. 4028/www.scientific.net/AMR.859. 19.
- [14] HU Jimin, JIN Jiashan, YAN Zhiteng. Fluid-solid coupling numerical simulation of charge process in variable-mass thermodynamic system [J]. Journal of Central South University, 2012, 19 (4): 1063-1072.
- [15]朱泳,金家善,严志腾,等.船用增压锅炉响应负荷突降的特性仿真分析[J].中南大学学报(自然科学版),2013,44(9):3678-3686.

ZHU Yong, JIN Jiashan, YAN Zhiteng, et al. Simulation analysis of responding characteristics on abrupt load dropping for marine supercharged boilers [J]. Journal of Central South University (Science and Technology), 2013, 44(9): 3678-3686.

[16] 赵冬来.基于 Simulink 的涡轮增压机组匹配特性仿真研究[D]. 哈尔滨:哈尔滨工程大学,2012.

ZHAO Donglai. The simulation of matching characteristics of turbocharger unit based on simulink[D]. Harbin: Harbin Engineering University, 2012.

[17]房桐毅.基于流体网络的涡轮增压机组匹配特性仿真研究[D]. 哈尔滨:哈尔滨工程大学,2012.

FANG Tongyi. Simulation research on match characteristics of turbocharger unit by flow net[D]. Harbin: Harbin Engineering University, 2012.

(编辑 杨 波)