

DOI:10.11918/j.issn.0367-6234.2017.03.002

火箭发动机启动过程的部分可观 Petri 网故障诊断

刘久富¹, 孙 燕¹, 于 杰¹, 刘文渊¹, 刘海阳²

(1.南京航空航天大学 自动化学院, 南京 210016; 2.东南大学 电子科学与工程学院, 南京 210096)

摘 要: 针对液氧/甲烷膨胀循环发动机启动过程中存在的不可观事件和不可观运行状态, 现有故障诊断方法仍存在诊断不准确的问题, 提出一种基于部分可观 Petri 网的故障诊断方法. 首先, 将系统获取的观测序列分解为单位长度的基础观测序列, 应用线性矩阵不等式计算与基础观测序列相符的点火序列集; 然后, 采用向前-向后算法拓展诊断区间、参数 K 限定故障诊断序列长度, 通过分析点火序列集中不可观变迁是否正常点火, 判定观测序列是否包含故障; 最后, 将部分可观 Petri 网故障诊断算法应用于液氧/甲烷膨胀循环发动机启动过程. 结果表明: 所提出的算法使计算复杂性缩小为原来的 $h_0^{-1} \cdot e^{h_0-K}$, 避免随状态空间复杂性增大而出现的状态空间爆炸问题, 同时算法能进行实时跟随、在线诊断, 诊断准确性可达到 99.134%.

关键词: 液氧/甲烷膨胀循环发动机; 故障诊断; 部分可观 Petri 网; 整数线性规划; 向前向后算法

中图分类号: V434; TP277

文献标志码: A

文章编号: 0367-6234(2017)03-0015-07

Fault diagnosis of rocket engine start-up process with partially observed Petri nets

LIU Jiufu¹, SUN Yan¹, YU Jie¹, LIU Wenyuan¹, LIU Haiyang²

(1.College of Automation, Nanjing University of Aeronautics and Astronautics, Nanjing 210016, China;

2.College of Electronic Science and Engineering, Southeast University, Nanjing 210096, China)

Abstract: For the start-up process of the LOX/CH₄ expander cycle engine, containing unobserved events and unobserved states, the existing fault diagnosis methods are still not accurate enough, so we present a diagnosis method with partially observed Petri nets. Firstly, the system observation sequences are decomposed into elementary observation sequence of length 1 and linear matrix inequalities are used to compute the firing sequences consistent with each elementary observation sequence. Then, using the forward-backward algorithm extends the diagnosis range and using the parameter K limits the length of fault diagnosis sequence. Analyzing the unobserved transitions of the fire sequences, fired or not, so as to determine whether the faults are contained among the observed sequence. Finally, the LOX/CH₄ expander cycle engine start-up process is diagnosed by the fault diagnosis system of partially observed Petri nets. The experimental results show that the proposed algorithm can reduce the computational complexity as the original $h_0^{-1} \cdot e^{h_0-K}$. It avoids the state space explosion problem because of the increasing of state space complexity. Meanwhile, it can be real-time tracking and online fault diagnosis which diagnosis accuracy can be reached 99.134%.

Keywords: LOX/CH₄ expander cycle engine; fault diagnosis; partially observed Petri nets; integer linear programming; forward-backward algorithm

随着航天活动规模的扩大和任务的多样化,液氧/甲烷(LOX/CH₄)推进剂组合更适用于在轨时间长的深空探测发动机和下降级发动机^[1]. LOX/CH₄膨胀循环发动机启动过程工况变动大,故障发生概率高^[2]. 从推进剂充填到强迫充填过程的转换过程中,由于启动涡轮泵、阀门开启以及火药启动器和燃气发生器工作交叠,呈现非线性特性,建立较为精确、能实时在线处理的发动机启动过程的模型比较困难^[3]. 目前国内外关于液体火箭发动机故障诊断方法包括航天飞机主发动机(SSME)实时故障诊断的 LEADER 系统^[4]、基于独立分量分析研究液体火箭发动机故障诊断方法^[5]、基

于主元分析(KPCA)和支持向量多分类机(SVM)的故障诊断方法^[6]、将关联规则技术应用于发动机启动过程故障检测^[7]等. 随着液体火箭发动机健康监控和故障诊断技术的发展,这些方法也不断地更新和优化,但仍然存在着阈值合理性确定难,关联规则数太多以及诊断规则需要依赖于大量的先验条件等缺陷.

Petri 网最早应用于故障识别与诊断,通过监测库所不变量中标识的变化而引入,文献[8]主要通过标签 Petri 网构建 ABS 系统模型从而检测出该系统中存在的故障问题. 文献[9]利用 Petri 网中的库所不变量的方法来寻找系统的故障. 文献[10-11]通过分析 Petri 网的结构信息,增加传感器的数量来提高故障诊断的准确性. 本文针对 LOX/CH₄膨胀循环发动机启动过程中存在的故障诊断效率低,诊断延时性大等问题,在现有研究成果的基础上,提出一

收稿日期: 2016-05-05

基金项目: 国家自然科学基金(61473144)

作者简介: 刘久富(1970—),男,博士,副教授

通信作者: 刘久富, liujiufu2@126.com

种基于部分可观 Petri 网结构特点的在线故障诊断算法,分析系统可观事件和可观系统状态,推算观测序列集中不可观变迁点火情况,诊断观测序列集中包含的故障,并通过实验仿真,验证算法的有效性.

1 部分可观 Petri 网故障诊断问题

1.1 部分可观 Petri 网

定义 1 Petri 网 (Petri nets, PN) 定义为一个四元组: $G = \langle P, T, W_{PR}, W_{PO} \rangle$, 其中 $P = \{P_1 \cdots P_n\}$ 为一个 n 维的库所集; $T = \{T_1 \cdots T_q\}$ 为一个 q 维的变迁集; $W_{PR} \in (N)^{n \times q}$, $W_{PO} \in (N)^{n \times q}$ 为连接库所和变迁弧的前、后关联矩阵, 定义矩阵 $W = W_{PO} - W_{PR}$ 为 PN 的关联矩阵, 其维数 $n \times q$ (N 为非负整数集). M_0 为初始标签向量, M 为 PN 的标签向量. 当且仅当 $M \geq W_{PR}(:, j)$, $W_{PR}(:, j)$ 为 j 处的列向量, 变迁 T_j 在标识 M 处点火, 记为 $M[T_j >]$. 如果 T_j 点火后有 $\Delta M = M' - M = W_{PR}(:, j)$, 则 $M[T_j > M']$.

已知点火序列 $\sigma = T(1)T(2) \cdots$ 和变迁 $T_j \in T$, $j = 1, \cdots, h$, 标识 M 处的点火序列的长度用 $h = |\sigma|$ 表示. $x_j(\sigma)$ 为点火序列中变迁 T_j 发生的次数, $X(\sigma) = (x_j(\sigma))$ 表示点火序列 σ 的点火数向量.

如果存在一个点火序列 σ , 标识 M 可以通过初始标识 M_i 变迁得到, 则 $M_i[\sigma > M]$ 变迁得到 $\{M_1, M_2, M_3, \cdots\}$, 记为 $R(G, M_0)$.

定义 2 部分可观 Petri 网 (partially observed Petri nets, POPN) 给定三元组 $G_0 = \langle G, L, H \rangle$, G 是一个 PN 结构, L 和 H 分别为事件和标识传感器矩阵. 事件传感器矩阵 L 为每个过渡矩阵分配一个标识, $H = \{e_1, \cdots, e_p\}$ 为观测变迁的 p 维标识集合, 不可观测变迁向量用 ε 表示, 标识间的级联满足: $\varepsilon \cdot \varepsilon = \varepsilon$, $\varepsilon \cdot e_k = e_k$. 标识 e_k 由 p 维向量表示, $e_k = (e_{kj})$, $e_{kj} \neq 0$, $k \neq j$, $e_{kk} = 1$. 空标识 ε 用 p 维零向量 $\varepsilon = 0_p$ 表示. 事件矩阵 $L = (l_{kj}) \in (N)^{p \times q}$, 当 $L \cdot X(T_j) = e_k$ 时, $l_{kj} = 1$, 否则 $l_{kj} = 0$. 标识矩阵 $H \in R^{n_0 \times n}$ 表示标识的投影向量 M 在实数域内没有子集 (R 实数集).

1.2 观测序列

对于任意标识 M 和变迁 T , 存在 $M[T > M']$, $M \in R(G, M_0)$, 定义 $M_0 = M \cdot H$, $M'_0 = H \cdot M'$, $e_0 = L \cdot X(T)$. 如果 $M'_0 \neq M_0$ 或 $e_0 \neq \varepsilon$ 则将观测矩阵 $TR_0(T, M)$ 定义为 $TR_0(T, M) = e_0 \cdot M'_0$. 当一个未发生变迁点火 ($e_0 = \varepsilon$), 或标识未改变 $M_0 = M'_0$, 无法收集信息, 即 $TR_0(T, M) = \varepsilon$.

定义 3 带标识 POPN $\langle G_0, M_0 \rangle$ 模型化离散事件系统, 标识 M 处观测序列 $TR_0(\sigma, M)$, 长度为 h 的点火序列 $\sigma = T(1) \cdots T(t) \cdots T(h)$. 在标识 M 处

$M \in R(G, M_0)$, 点火序列 σ 被连续点火, 表示为 $M[T(1) > M(1) \cdots [T(h) > M(h)]$, 将这一过程称为观测序列级联, 写作:

$$TR_0(\sigma, M) = M_0(0)TR_0(T(1), M) \cdots TR_0(T(h), M(h-1)) = M_0(0)e_0(1)M_0(1)e_0(2) \cdots e_0(h_0)M_0(h_0), \quad (1)$$

其中 $M_0 = M \cdot H$, 观测序列的长度 $h_0 \leq h$.

定义 4^[11] 对于有界 PN 系统, 如果变迁 $T_j \in T$, 可达系统标识组 (M_i, M_k) , $M_i[T_j > M_k, L \cdot X(T_j) = \varepsilon, H \cdot W_{PR}(:, j) = H \cdot W_{PO}(:, j)]$, 则 $a_{\varepsilon ik} = 1$; 否则 $a_{\varepsilon ik} = 0$, 把 $A_\varepsilon = (a_{\varepsilon ik})^{N \times N}$, $a_{\varepsilon ik} \in \{0, 1\}$ 称为系统的诱导不可达矩阵. 对于无界 PN 系统, A_ε 通过网系统的极值点分离图获得.

2 部分可观 Petri 网在线故障诊断方法

2.1 部分可观 Petri 故障诊断

定理 1^[12] 给定 POPN $\langle G_0, M_0 \rangle$ 系统和 N 维诱导不可观矩阵 A_ε , 传感器的配置 (L, H) . 当且仅当 $(A_\varepsilon)^N = 0$ 时, 任意与基本观测序列对应的基本点火序列是有限的, 且 $|\sigma| \leq h_{\max}$.

$$h_{\max} = \min \{h \mid A_\varepsilon^h = 0\}, h \geq 0. \quad (2)$$

定理 1 描述的是与基本观测序列相对应的基本点火序列的上边界值 $h_{\max}$ 的计算方法. 对于有界 PN 系统, $h_{\max}$ 的计算复杂性取决于可达集的基集; 对于无界 PN 系统, 则取决可覆盖图极点的数量. 为了避免存在无穷个基本点火序列, 本文的研究中, 假设不改变标识测量的不可观点火序列有界, 基本点火序列的最大长度为 $h_{\max}$, 未点火变迁的最大长度为 $h_{\max} - 1$, 且任意事件的不可观序列中, 未点火变迁可以被不可观标识连续点火.

定理 2^[13-14] 标识 POPN $\langle G_0, M_0 \rangle$ 系统模型化离散事件系统, 若 $M \in R_\infty(G, M_0)$ 不改变标识测量的不可观点火序列有界, 存在 $H \cdot M = M_0(0)$ 满足不等式 (3) 和等式 (4), 则与观测序列对应的点火序列 $\sigma = T(1, 1) \cdots T(1, h_1)T(2, 1) \cdots T(h_0, 1) \cdots T(h_0, h_0)$, 其中, $h_k < h_{\max}$, $k = 1, \cdots, h_0$, h_0 为可观矩阵 TR_0 的长度.

$$\begin{pmatrix} -I_q & 0 & \cdots & 0 \\ 0 & -I_q & \ddots & \vdots \\ \vdots & \ddots & \ddots & 0 \\ 0 & \cdots & 0 & -I_q \\ (I_q)^T & 0 & \cdots & 0 \\ 0 & (I_q)^T & \ddots & \vdots \\ \vdots & \ddots & \ddots & 0 \\ 0 & \cdots & 0 & (I_q)^T \\ W_{PR} & 0 & \cdots & 0 \\ -W & W_{PR} & \ddots & \vdots \\ \vdots & \ddots & \ddots & 0 \\ -W & \cdots & -W & W_{PR} \end{pmatrix} \cdot \begin{pmatrix} X(T(1, 1)) \\ \vdots \\ X(T(1, h_1)) \\ X(T(2, 1)) \\ \vdots \\ X(T(2, h_2)) \\ \vdots \\ X(T(h_0, h_{h_0})) \end{pmatrix} \leq \begin{pmatrix} 0_q \\ 0_q \\ \vdots \\ 0_q \\ 1 \\ 1 \\ \vdots \\ 1 \\ M \\ M \\ \vdots \\ M \end{pmatrix}, \quad (3)$$

$$\begin{pmatrix} L & 0 & \cdots & 0 \\ 0 & \ddots & & \vdots \\ \vdots & & L & 0 \\ 0 & \cdots & 0 & L \\ HW & 0 & & 0 \\ 0 & \ddots & & \vdots \\ 0 & & HW & 0 \\ HW & HW & HW & HW \end{pmatrix} \cdot \begin{pmatrix} X(T(k,1)) \\ \vdots \\ X(T(k,h_k-1)) \\ X(T(k,1)) \end{pmatrix} = \begin{pmatrix} 0_p \cdots 0_p & e_0(k) & 0_n \cdots 0_n & M_0(k) - M_0(k-1) \end{pmatrix}^T. \quad (4)$$

定义与基本观测序列对应的点火序列集为 $\sum TR_o$, $\sum TR_o = \{\sigma \mid \sigma \parallel \leq h_{\max} \cdot h_o\}$, σ 满足定理 2. 设 $\sum TR_o$ 中不包含以未点火变迁结束的点火序列, 点火序列是否点火不影响标识的测量, 则 $\sum TR_o$ 的计算复杂性正相关于方程组 (3)、(4) 的计算复杂性.

定理 3 标识 $POP_N < G_o, M_o >$ 系统模型化离散事件系统. 如果存在长度为 h_o 的观测序列 TR_o , 对于任意点火序列 $\sigma (\sigma \in \sum (TR_o))$ 都能满足关系式 $\min\{F_\alpha \cdot X(\sigma)\} > 0$ (或者为 $\max\{F_\alpha \cdot X(\sigma)\} = 0$), 则观测序列中一定存在故障 (或一定不存在故障).

证明 如果任意点火序列 $\sigma (\sigma \in \sum (TR_o))$ 都能满足 $\min\{F_\alpha \cdot X(\sigma)\} > 0$, 在观测序列集 $\sum TR_o$ 中, 点火序列对应的点火数向量非零, 由此可知 $\sum TR_o$ 中的任何一个点火序列中至少包含一个故障变迁集. 故障集存在于观测序列 TR_o 中; 同理, 对于任意点火序列 $\sigma \in \sum (TR_o)$ 都满足 $\max\{F_\alpha \cdot X(\sigma)\} = 0$, 则 TR_o 中不存在故障集.

定理 3 给出了故障诊断的充分非必要条件, 利用整数线性规划解决故障的诊断问题. 但若存在点火序列 σ 使 $F_\alpha \cdot X(\sigma) > 0$, 同时存在 $\sigma' \in \sum (TR_o)$, 使 $F_\alpha \cdot X(\sigma') = 0$, 则不能完全判定故障存在与否. 当传感器配置太低或者观测序列太短时, 这种情况很可能发生. 为了避免计算过程中模糊信息的出现, 定义置信度 F_{belief} 和置信因子 F_{diag} 来优化判定方法.

定义 5 观测序列中故障集出现的可信度称为置信度, 用 F_{belief} 表示. 故障诊断后, 故障发生置信度的有效程度称为置信因子, 用 F_{diag} 表示.

$$F_{\text{belief}}(TR_o, f_\alpha) = P_i\left(\frac{\text{card}(\sigma \in \sum (TR_o), F_\alpha \cdot X(\sigma) > 0)}{\text{card}(\sigma \in \sum (TR_o))}\right) \in [0:1], \quad (5)$$

$$F_{\text{diag}}(TR_o, f_\alpha) = 4(F_{\text{belief}}(TR_o, f_\alpha) - 0.5)^2, \quad (6)$$

$\text{card}(\sigma \in \sum (TR_o))$ 为观测序列集 $\sum TR_o$ 的子集, 表示所有点火序列 $\sigma \in \sum (TR_o)$ 的集合.

$\text{card}(\sigma \in \sum (TR_o), F_\alpha \cdot X(\sigma) > 0)$ 为满足 $F_\alpha \cdot X(\sigma) > 0$ 的所有点火序列 $\sigma \in \sum (TR_o)$ 的集合. P_i 为观测序列集 $\sum TR_o(\sigma, M_o)$ 中观测序列被观测到的概率. F_{belief} 和 F_{diag} 均为 0 到 1 之间的一个有理数. 结合定义 5 和定理 3, 推出故障判定的充要条件: 当 $\min\{F_\alpha \cdot X(\sigma)\} > 0$ 对于任意 $\sigma \in \sum (TR_o)$ 都满足时, 如果故障置信度等于 1 且置信因子等于 1, 故障集存在; 当 $\max\{F_\alpha \cdot X(\sigma)\} = 0$ 对于任意 $\sigma \in \sum (TR_o)$ 都满足时, 如果故障置信度等于 0 且置信因子等于 1, 故障集不存在; 最坏情况即为故障发生置信度为 0.5 而置信因子等于 0, 无法判定是否存在故障.

2.2 故障诊断算法

根据上节提出的故障判定方法, 构建关于给定故障集的线性成本函数, 采用分支定界法来解决^[15]. 本文在此基础上, 结合向前-向后函数, 提出一种基于部分可观 Petri 网的在线故障诊断算法如下.

输入: f_α 和 K

输出: $f_{\text{bw}}(k), f_{\text{fw}}(k), F_{\text{belief}}(TR_o(I_k), f_\alpha)$

1) 获取观测序列 $TR_o(k)$

2) 初始化数据变量: $f_{\text{bw}}(k) \leftarrow 0, f_{\text{fw}}(k) \leftarrow 0,$
 $I_k \leftarrow (k - f_{\text{bw}}(k), k + f_{\text{fw}}(k))$

3) 计算: $F_{\text{belief}}(TR_o(I_k), f_\alpha)$

While $(0 < F_{\text{belief}}(TR_o(I_k), f_\alpha) < 1 \&$

$f_{\text{bw}}(k) < \min(k - 1, K))$

$f_{\text{bw}}(k) = f_{\text{bw}}(k) + 1,$

$I_k \leftarrow (k - f_{\text{bw}}(k), k + f_{\text{fw}}(k))$

Computer $F_{\text{belief}}(TR_o(I_k), f_\alpha);$

End While;

Return $f_{\text{bw}}(k), f_{\text{fw}}(k), F_{\text{belief}}(TR_o(I_k), f_\alpha)$

4) 检测序列中故障 $F_{\text{belief}}(TR_o(I_k), f_\alpha)$

For $j = k - 1: -1: \max(1, k - K)$

If $0 < F_{\text{belief}}(TR_o, f_\alpha) < 1$

$f_{\text{bw}}(k) \leftarrow 0,$

$f_{\text{fw}}(k) \leftarrow k - j,$

$I_j = (j - f_{\text{bw}}(j), j + f_{\text{fw}}(j))$

Computer $F_{\text{belief}}(TR_o(I_k), f_\alpha)$

While $(0 < F_{\text{belief}}(TR_o(I_k), f_\alpha) < 1 \&$

$f_{\text{bw}}(k) < \min(j - 1, K - k + j))$

$f_{\text{bw}}(k) \leftarrow f_{\text{bw}}(k) + 1,$

$I_j = (j - f_{\text{bw}}(j), j + f_{\text{fw}}(j))$

Update $F_{\text{belief}}(\boldsymbol{TR}_o(I_k), \boldsymbol{f}_\alpha)$
End While
Update $f_{\text{bw}}(k), f_{\text{fw}}(k), F_{\text{belief}}(\boldsymbol{TR}_o(I_k), \boldsymbol{f}_\alpha)$
End If
End For
5) 返回重新开始
Goto Start

2.3 算法分析

长度为 h_o 的可观序列, 如果存在 $K > 0, 1 \leq k \leq h_o$, 若观测序列中出现明确的故障, 算法返回置信度 $F_{\text{belief}}(\boldsymbol{TR}_o(I_k), \boldsymbol{f}_\alpha) = 1$. 从 $k = 1$ 枚举, 对给定观察序列进行连续观测. 对于任意 $k' \geq k \geq 1$, 定义 $\boldsymbol{TR}_o(k, k') = \boldsymbol{M}_0(k-1)\boldsymbol{e}_o(k)\boldsymbol{M}_0(k) \cdots \boldsymbol{M}_0(k'-1)\boldsymbol{e}_o(k')\boldsymbol{M}_0(k') \in \boldsymbol{TR}_o, \boldsymbol{TR}_o(k, k')$ 是观测序列 $\boldsymbol{TR}_o(k)$ 的子序列. 对于存在模糊信息的观测序列, 先对其使用向后算法 (backward), 得到 $\boldsymbol{TR}_o(k) \boldsymbol{TR}_o(k-1, k) \cdots \boldsymbol{TR}_o(1, k)$; 如果模糊决策仍然存在, 再启用向前算法 (forward). 如果长度为 K 的观测序列中仍未有明确的结论, 结束本次诊断返回置信度的值. 继续诊断第 $k+1$ 个观测序列 $\boldsymbol{TR}_o(k, k+1), \boldsymbol{TR}_o(k-1, k+1), \cdots, \boldsymbol{TR}_o(1, k+1), \boldsymbol{TR}_o(1, k+2), \cdots$ 是否满足约束条件. 每次诊断完成后, 算法会输出 3 个变量: $f_{\text{fw}}(k) \in (0, \cdots, K), f_{\text{bw}}(k) \in (0, \cdots, K), F_{\text{belief}}(\boldsymbol{TR}_o(I_k), \boldsymbol{f}_\alpha)$, 其中满足 $f_{\text{bw}}(k) + f_{\text{fw}}(k) \leq K, XI_k = (k - f_{\text{bw}}(k), k + f_{\text{fw}}(k))$.

计算过程中可能出现的情况: 1) 存在 $f_{\text{bw}}(k) \in (0, \cdots, K), f_{\text{fw}}(k) \in (0, \cdots, K)$, 且有 $f_{\text{bw}}(k) + f_{\text{fw}}(k) \leq K$, 对于任意 $\sigma \in \sum(\boldsymbol{TR}_o)$ 始终存在 $F_\alpha \cdot X(\sigma) > 0$. 此时 $F_{\text{belief}}(\boldsymbol{TR}_o(I_k), \boldsymbol{f}_\alpha) = 1$, 即故障存在. 2) 存在 $f_{\text{bw}}(k) \in (0, \cdots, K), f_{\text{fw}}(k) \in (0, \cdots, K)$, 且有 $f_{\text{bw}}(k) + f_{\text{fw}}(k) \leq K$, 对于任意 $\sigma \in \sum(\boldsymbol{TR}_o)$ 始终存在 $F_\alpha \cdot X(\sigma) = 0$. 此时 $F_{\text{belief}}(\boldsymbol{TR}_o(I_k), \boldsymbol{f}_\alpha) = 0$, 故障不存在. 3) 存在 $f_{\text{bw}}(k) \in (0, \cdots, K), f_{\text{fw}}(k) \in (0, \cdots, K)$, 且有 $f_{\text{bw}}(k) + f_{\text{fw}}(k) \leq K$ 满足 $0 < F_{\text{belief}}(\boldsymbol{TR}_o(I_k), \boldsymbol{f}_\alpha) < 1$, 则故障可能发生.

3 实例分析与验证

中国航天科技六院 101 所通过各类挤压试验、联动试验、点火试验等, 以中国新一代液氧煤油火箭发动机 YF-77 为基础研制的 60 吨级液氢甲烷火箭发动机^[16].

3.1 LOX/CH₄膨胀循环发动机启动过程

本文对 YF-77 膨胀循环发动机启动过程进行研究, 建立了 LOX/CH₄ 膨胀循环发动机启动过程部分可观 Petri 网模型, 如图 1 所示.

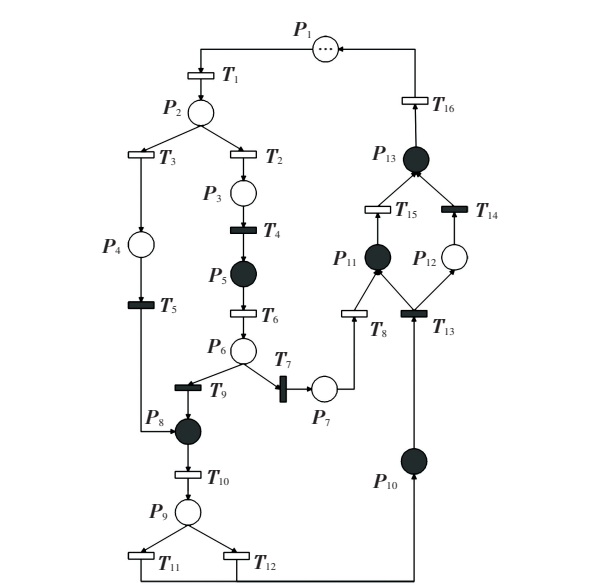


图 1 LOX/CH₄膨胀循环发动机启动过程部分可观 Petri 网模型

Fig.1 The POPN model of the LOX/CH₄ expander cycle engine start-up process

图 1 以发动机启动过程中关键节点为库所, 关键动作为变迁建立网模型, 模拟启动阶段的运行过程, 各库所和变迁的含义见表 1、2.

表 1 图 1 中各库所的物理含义及可观性

Tab.1 The implication and observability of each place in Fig.1

库所	模型状态	可观性
P_1	发动机启动	可观
P_2	主涡轮状态	可观
P_3	甲烷储备量	可观
P_4	氧气储备量	可观
P_5	甲烷泵	不可观
P_6	甲烷涡轮	可观
P_7	调节阀	可观
P_8	氧泵	不可观
P_9	氧涡轮	可观
P_{10}	推力室	不可观
P_{11}	推力室中甲烷的状态	不可观
P_{12}	推力室内压力和温度	可观
P_{13}	燃烧室	不可观

表 2 图 1 中各变迁的物理含义及可观性

Tab.2 The implication and observability of each transition in Fig.1

变迁	模型运行结点	可观性
T_1	启动命令下达	可观
T_2	开启燃料阀	可观
T_3	开启氧阀	可观
T_4	甲烷泵前压力升高	不可观
T_5	氧泵前压力升高	不可观
T_6	甲烷涡轮转动	可观
T_7	甲烷输送至调节阀	不可观
T_8	开启调节阀	可观
T_9	甲烷输送至氧泵	不可观
T_{10}	氧涡轮启动	可观
T_{11}	开启氧主阀	可观
T_{12}	开启甲烷主阀	可观
T_{13}	推力室压力升高	不可观
T_{14}	调节甲烷和氧气浓度比	不可观
T_{15}	调节推力室温度	可观
T_{16}	点火	可观

LOX/CH₄膨胀循环发动机启动过程:发动机各部件准备就绪,启动按钮启动,火药起动机点火驱动启动涡轮转动,主涡轮泵起旋. 氧气储存室接到启动信号后检测储存室氧气存储量,氧气存储充足的情况下打开储存室阀门,经氧泵增压后,通过氧主气蚀管,进入氧主阀前.

甲烷气路接到启动信号后检测甲烷燃料室储量、燃料室冷却通道温度,甲烷充足、冷却通道温度满足设定值时,燃料室阀门打开. 液态甲烷经燃料室冷却通道升温,在甲烷涡轮前分成两部分:一部分流经调节阀分流到氧涡轮出口;另一部分直接驱动甲烷涡轮,之后再分为两路,大部分进入氧涡轮推动氧涡轮运转,小部分甲烷经电动调节阀分流到氧涡轮出口,汇总后进入燃烧室. 氧主阀和甲烷主阀打开后,氧气和甲烷以不同比例汇入推力室,经加压点火后在燃烧室内燃烧. 此外,甲烷涡轮和氧涡轮旁路分别并联调节阀,用于实现推力和混合比调节.

3.2 LOX/CH₄膨胀循环发动机故障诊断

根据液体发动机组成结构层次分解方法,膨胀循环发动机可分解为涡轮、泵、热力组件、液体管路、带阀液体管路等主要部件^[5]. 以火箭发动机甲烷涡轮机故障为例,验证本故障诊断方法的有效性.

3.2.1 故障诊断数学模型

设故障集 $F = \{f_1\}$, $f_1 = T_4$ 甲烷涡轮出现故障,涡轮机转子被卡住; LOX/CH₄膨胀循环发动机启动过程的 Petri 网故障诊断模型主要参数可观变迁集 H 、初始标识 M_0 、事件矩阵 L . $H = \{e_1, e_2, e_3, \varepsilon_4, \varepsilon_5, e_6, \varepsilon_7, \varepsilon_9, e_{10}, e_{11}, e_{12}, \varepsilon_{13}, e_8, \varepsilon_{14}, \varepsilon_{15}, e_{16}\}$, $M_0 = (3000000000000000)$, $L =$

$$\begin{bmatrix} 1 & 0 & & & & & & & & & & & & & & & & & 0 \\ 0 & 1 & & & & & & & & & & & & & & & & & 0 \\ & & 1 & & & & & & & & & & & & & & & & \\ & & & 0 & & & & & & & & & & & & & & \\ & & & & 0 & & & & & & & & & & & & & \\ & & & & & 1 & & & & & & & & & & & & \\ & & & & & & 0 & & & & & & & & & & & \\ \vdots & & & & & & & 0 & & & & & & & & & & \vdots \\ & & & & & & & & 1 & & & & & & & & & \\ & & & & & & & & & 1 & & & & & & & & \\ & & & & & & & & & & 1 & & & & & & & \\ & & & & & & & & & & & 0 & & & & & & \\ & & & & & & & & & & & & 1 & & & & & \\ & & & & & & & & & & & & & 0 & & & & \\ 0 & & & & & & & & & & & & & & 0 & 0 & & \\ 0 & & & & & & & & & & & & & & & 0 & 1 \end{bmatrix}.$$

通过方程组(3)、(4),求得诊断序列对应的点火序列 σ 和观测序列集 $\sum TR_o(\sigma, M_0)$. $\sigma = T_1$,

$T_2, T_3, T_4, T_5, T_6, T_7, T_9, T_{10}, T_{11}, T_{12}, T_{13}, T_8, T_{14}, T_{15}, T_{16}, \sum TR_o(\sigma, M_0) =$

$$\begin{bmatrix} e_1, e_2, e_3, \varepsilon, \varepsilon, e_6, \varepsilon, \varepsilon, e_{10}, e_{11}, e_{12}, \varepsilon, e_8, \varepsilon, \varepsilon, e_{16} \\ e_1, e_2, e_3, \varepsilon, \varepsilon, e_6, \varepsilon, \varepsilon, e_{10}, e_{11}, e_{12}, \varepsilon, e_8, \varepsilon, \varepsilon, e_{16} \\ e_1, e_2, e_3, \varepsilon, e_6, \varepsilon, \varepsilon, \varepsilon, e_{10}, e_{11}, e_{12}, \varepsilon, e_8, \varepsilon, \varepsilon, e_{16} \\ e_1, e_2, \varepsilon, e_3, \varepsilon, e_6, \varepsilon, \varepsilon, e_{10}, e_{11}, e_{12}, \varepsilon, e_8, \varepsilon, \varepsilon, e_{16} \\ e_1, e_2, \varepsilon, e_6, e_3, \varepsilon, \varepsilon, \varepsilon, e_{10}, e_{11}, e_{12}, \varepsilon, e_8, \varepsilon, \varepsilon, e_{16} \\ e_1, e_2, \varepsilon, e_3, e_6, \varepsilon, \varepsilon, \varepsilon, e_{10}, e_{11}, e_{12}, \varepsilon, e_8, \varepsilon, \varepsilon, e_{16} \\ e_1, e_3, e_2, \varepsilon, \varepsilon, e_6, \varepsilon, \varepsilon, e_{10}, e_{11}, e_{12}, \varepsilon, e_8, \varepsilon, \varepsilon, e_{16} \\ e_1, e_3, e_2, \varepsilon, \varepsilon, e_6, \varepsilon, \varepsilon, e_{10}, e_{11}, e_{12}, \varepsilon, e_8, \varepsilon, \varepsilon, e_{16} \\ e_1, e_3, \varepsilon, e_2, \varepsilon, e_6, \varepsilon, \varepsilon, e_{10}, e_{11}, e_{12}, \varepsilon, e_8, \varepsilon, \varepsilon, e_{16} \\ e_1, e_3, \varepsilon, e_2, \varepsilon, e_6, \varepsilon, \varepsilon, e_{10}, e_{11}, e_{12}, \varepsilon, e_8, \varepsilon, \varepsilon, e_{16} \end{bmatrix}.$$

其中 e_i 表示与点火序列中可观的点火变迁, ε 表示不可观的点火变迁.

算法先选取参数 K ; 然后诊断第 k 步基本观测序列 $TR_o(k) = (*)e_i(*)$ 中是否包含故障集, 其中 e_i 为第 k 步点火变迁, “ $*$ ”为变迁点火前后变迁前集库所包含的托肯数; 最后, 计算每个基本观测序列中故障集发生的置信度 $F_{\text{belief}}(TR_o, f_1)$ 和置信因子 $F_{\text{diag}}(TR_o, f_1)$.

$$F_{\text{belief}}(TR_o, f_1) = P_i \left(\frac{\text{card}(\sigma \in \sum (TR_o), f_1 \cdot X(\sigma) > 0)}{\text{card}(\sigma \in \sum (TR_o))} \right),$$

$$F_{\text{diag}}(TR_o, f_1) = 4 (F_{\text{belief}}(TR_o, f_1) - 0.5)^2,$$

$\text{card}(\sum (TR_o(k)))$ 为观测序列集 $\sum TR_o(\sigma, M_0)$ 的子集. $P_i(i = 1 \cdots 16)$ 为包含故障集的点火序列被点火的概率.

3.2.2 实例仿真计算

本文进行的仿真实验采用双涡轮串联系统, 发动机真空推力 80 kN, 室压 3.75 MPa, 发动机流量 22.7 kg/s, 混合比 3 : 1, 发动机真空比冲 3 570 m/s, 喷管面积比 80, 甲烷涡轮入口温度 420 K, 氧气泵泵后压力 9.2 MPa, 甲烷泵泵后压力 13.4 MPa.

根据定理 2 和算法 1 选取参数 $K = 5$, 诊断过程如下: $k = 1$ 时, 基本观测序列 $TR_o(1) = (3)e_1(0)$, 变迁 T_1 可观且满足点火条件, 该序列不存在故障集. $k = 2$ 时, 基本观测序列 $TR_o(2) = (3)e_2(1)$, 变迁 T_2 可观且满足点火条件, 该序列不存在故障集. $k = 3$ 时, 基本观测序列 $TR_o(3) = (1)e_3(0)$, 变迁 T_3 可观且满足点火条件, 该序列不存在故障集. $k = 4$ 时, 基本观测序列 $TR_o(4) = (2)\varepsilon(*)$, 变迁 T_4 不可观, 通过已知信息不能确定变迁是否点火, 变迁后集中托肯的数量不可观, 因此无法诊断该序列是否包含故障, 为了解决这个问题, 算法 1 引入向前算

法,以 $TR_0(4)$ 为中心,向前拓展基本观测序列得 $TR_0(4) = (1)e_3(0,2)\varepsilon(*)$ 或 $(3)e_2(1,1)e_3(0,2)\varepsilon(*)$, 该序列仍不能提供足够的信息来判定 T_4 是否点火,这时需在向前拓展后的基础上,应用向后算法,观测序列向后拓展 1 步为 $(3)e_2(1,1)e_3(0,2)\varepsilon(*,1)\varepsilon(*)$, 拓展 2 步为 $(3)e_2(1,1)e_3(0,2)\varepsilon(*,1)\varepsilon(*,2)e_6(1)$, 值得注意的是拓展长度不得超过取定 K 值,当观测序列拓展为 $TR_0(4) = (3)e_2(1,1)e_3(0,2)\varepsilon(*,1)\varepsilon(*,2)e_6(1)$ 时,根据可观变迁 T_2 点火成功、可观变迁 T_6 点火条件不足未点火可推知: T_4 不完全点火. 不可观变迁 T_4 出现故障,基本观测序列 $TR_0(4) = (2)\varepsilon(*)$ 中包含故障 f_1 . 继续对 $k = 5, k = 6, \dots, k = 16$ 时的基本观测序列进行故障诊断,未发现故障 f_1 .

3.2.3 故障诊断结果

液涡轮主要存在于高压补燃发动机中,为预压泵提供轴动力^[16]. 文中甲烷涡轮的主要故障是转子破坏、流道堵塞、轴承卡住、转子卡住和涡轮轮缘脱落,发生这些故障后涡轮效率下降甚至丧失提供动力的能力. 火箭发动机启动过程各组件具有严格的启动顺序,针对不同的故障类型,需分别进行故障诊断. 本文以变压器运行故障为例进行仿真实验,通过系统反馈各模块包含故障 f_1 的置信度和置信因子,来判定各运行阶段的故障发生情况,具体实验结果如表 3 所示.

表 3 故障诊断结果 ($K=5$)
Tab.3 The results of fault diagnosis ($K=5$)

k	I_k	点火序列	置信度	可诊断否
1	(1,1)	T_1	0	无故障
2	(2,2)	T_2	0	无故障
3	(3,3)	T_3	0	无故障
4	(2,6)	$T_2 T_3 T_4 T_5 T_6$	1	故障
5	(3,7)	$T_3 T_4 T_5 T_6 T_7$	0.95	可能存在故障
6	(6,9)	T_6	0	无故障
7	(6,10)	$T_6 T_7 T_9 T_{10} T_{11}$	0	可能存在故障
8	(6,9)	$T_6 T_7 T_9 T_{10}$	0	无故障
9	(9,9)	T_{10}	0	无故障
10	(10,10)	T_{11}	0	无故障
11	(11,11)	T_{12}	0	故障
12	(9,13)	$T_{11} T_{12} T_{13} T_8 T_{14}$	0	可能存在故障
13	(13,13)	T_8	0	无故障
14	(12,16)	$T_{13} T_8 T_{14} T_{15} T_{16}$	0	无故障
15	(15,15)	T_{15}	0	无故障
16	(16,16)	T_{16}	0	无故障

从表 3 可知, $k = 4$ 和 $k = 5$ 时,故障发生的置信

度分别为 1、0.95,即认为故障置信度为 1,系统包含故障 f_1 ; $k = 7$ 和 $k = 12$ 时,基本观测序列故障 f_1 发生置信度为 0,故障诊断结果为“可能存在故障”,表明该序列中不包含故障 f_1 ,但由于参数 K 限制了诊断序列的长度,无法确定该序列中的不可观变迁是否点火,即无法判定该序列中是否包含其他类故障. 这种情况下,将该序列中包含的不可观变迁可能引发的故障类别设为诊断目标,更新参数 K 值,重新进行该类故障诊断. 由表 3 可以明确确定观测序列中存在故障,且故障发生的位置为 T_4 .

3.3 LOX/CH₄膨胀循环发动机部分可观 Petri 网故障诊断结果分析

诊断过程采用互检原则,当多节点诊断过程中均因某节点故障而导致故障时,才认为系统在该节点处发生故障^[6]. 为了降低计算复杂性、提高计算效率,算法引入参数 K , 主要用于限定诊断过程中拓展后的基本观测序列的长度 h_k , 始终满足 $h_k < K$, 即向前-向后函数只能将基本观测序列的长度拓宽到 K . 参数 K 提出使故障诊断时间线性相关于 K , 而非指数相关于观测序的长度 h_0 , 将计算时间降为原来的 $h_0^{-1} \cdot e^{h_0-K}$, 解决了随着系统复杂性增大、观测序列增长,诊断时间指数性增长的问题.

图 2 为不同 K 值,诊断时间的变化. 由图 2 可知,当 K 等于 3 或 4 时,计算得到可观测序列中包含故障 f_1 的置信因子大部分位于 0 和 1 之间,不能准确判定系统是否存在故障;当 K 等于 5 时,可观序列中故障 f_1 发生的置信因子全部为 1,即能够明确判定故障是否在系统中存在. 图 2 中 3 条曲线的分布情况表明故障诊断的可信度随着 K 值的增大而增大. 综上所述,算法中最优 K 值的选取对提高故障诊断效率具有决定性的作用.

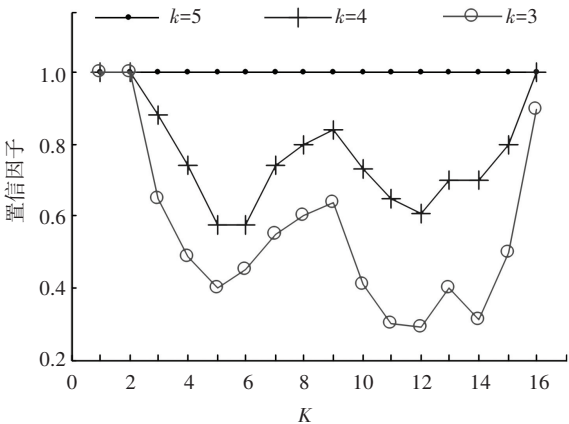


图 2 参数 K 与置信因子的关系

Fig.2 The relationship of the parameter K and F_{diag}

为了验证部分可观 Petri 网的故障诊断算法对故障诊断的有效性,对系统进行多次、多类故障仿真

实验. 在不同位置设置不同故障类型,根据故障类别选定最优参数 K , 统计结果:1 000 次实验中,设定有 800 次存在故障、200 次不存在故障,实际算法诊断出 793 次故障、201 次无故障、6 次不确定是否存在故障,算法诊断的可信度为 99.3%,根据以上数据,证明本文提出的故障诊断算法能够满足实际应用要求.

4 结 论

1)采用加权置信度诊断算法,设定点火变迁故障发生概率;应用交互式诊断方式,引入参数 K 和向前-向后算法,根据诊断节点间变迁的点火与否、挖掘故障产生的根源,实现了对 LOX/CH₄膨胀循环发动机启动过程中的不可观事件和不可观运行状态进行在线故障诊断.

2)在建立 LOX/CH₄膨胀循环发动机启动过程故障诊断的部分可观 Petri 网模型的基础上,基于软件仿真平台,对发动机启动过程进行了故障诊断仿真实验. 仿真结果证明了所提出的算法能有效降低计算复杂性,适用于在线故障诊断.

3)在今后的研究工作中,需进一步研究参数 K 选取的约束条件和优化计算方法,并将 Petri 网的状态结构信息与故障诊断算法相互融合等.

参考文献

[1] 李艳军.新一代大推力液体火箭发动机故障检测与诊断关键技术研究[D].长沙:国防科技大学,2014.
LI Yanjun.Study on key techniques of fault detection and diagnosis for new generation large-scale liquidpropellant rocket engines[D]. Changsha: National University, 2014.

[2] 朱志新,何小民,薛冲,等.涡轮组合循环发动机超级燃烧室燃烧性能试验[J].航空动力学报,2015,30(9):2115-2121.DOI:10.13224/j.cnki.jasp.2015.09.009.
ZHOU Zhixin, HE Xiaomin, XUE Chong, et al. Experiment on performance of a hyper-combustor utilized in turbine based combined cycle engine[J]. Journal of Aerospace Power, 2013, 30(9): 2115-2121. DOI: 10.13224/j.cnki.jasp.2015.09.009.

[3] 郑永煌,田峰,李人厚,等.基于 Petri 网的液体火箭发动机启动过程实时在线故障诊断方法[J].信息与控制,2010,39(2):207-211.
ZHENG Yonghuang, TIAN Feng, LI Renhou, et al. A real time on-line fault diagnosis algorithm based on Petri net for the starting process of liquid propellant rocket engine[J]. Information and Control, 2010, 39(2): 207-211.

[4] 王珺,张卫红,石文靓,等.60t 级 LOX/CH₄ 发动机启动过程建模与仿真[J].火箭推进,2013,39(5):16-22.
WANG Jun, ZHANG Weihong, SHI Wenjing, et al. Modeling and simulation of start-up process of 60t class LOX/methane liquid rocket engine[J]. Journal of Rocket Propulsion, 2013, 30(9): 2115-

2121.

[5] 鲁峰,黄金泉,孔祥天.涡扇发动机故障诊断的快速模型设计[J].航空动力学报,2012,27(2):431-437.DOI:10.13224/j.cnki.jasp.2012.02.029.
LU Feng, HUANG Jinquan, KONG Xiangtian. Rapid prototype design for turbofan engine fault diagnosis[J]. Journal of Aerospace Power, 2012, 27(2): 431-437. DOI: 10.13224/j.cnki.jasp.2012.02.029.

[6] 朱宁,冯志刚,王祁.基于 KPCA 和 SVM 的火箭发动机试验台故障诊断方法[J].哈尔滨工业大学学报,2009,41(3):81-85.
ZHU Ning, FENG Zhigang, WANG Qi. Fault diagnosis of rocket engine ground testing bed based on KPCA and SVM[J]. Journal of Harbin Institute of Technology, 2009, 41(3): 81-85.

[7] 王艳梅,胡小平,李舟军.利用关联规则检测液体火箭发动机启动关机过程的故障[J].火箭推进,2006,32(1):19-23.
WANG Yanmei, HU Xiaoping, LI Zhoujun. Application of association rules to the fault detection of startingup and shutdown process of liquid rocket engine[J]. Journal of Rocket Propulsion, 2006, 32(1): 19-23.

[8] CABASINO M P, GIUA A, SEATZU C, et al. Fault diagnosis of an ABS system using Petri nets [C]//IEEE International Conference on Automation Science and Engineering. Trieste: IEEE, 2011: 24-27.

[9] CABASINO M P, GIUA A, SEATZU C. Fault detection for discrete event systems using Petri nets with unobserved transitions [J]. Automatica, 2010, 46(9): 1531-1539.

[10] CHEN Y F, LI Z W, BARKAOUI K. New Petri nets structure and its application to optimal supervisory control: interval inhibitor arcs [J]. IEEE Transactions on Systems Man and Cybernetics: Systems, 2014, 44(10), 1384-1400.

[11] 叶丹丹,罗继亮.部分可观 Petri 网结构信息在故障诊断中的应用[J].控制理论与应用,2015,23(3):366-373. DOI: 10.7641/CTA.2015.40510.
YE Dandan, LUO Jiliang. Application of structural information of partially observed Petri net in fault diagnosis [J]. Control Theory & Applications, 2015, 23(3): 366-373. DOI: 10.7641/CTA.2015.40510.

[12] BASILE F, CHIACCHIO P, TOMMASI D G. On diagnosability of Petri nets via integer linear programming [J]. Automatica, 2012, 48(9): 2047-2058.

[13] BASILE F, CORDONE R, PIRODDI L. A branch and bound approach for the design of decentralized supervisors in Petri net models [J]. Automatica, 2015, 52(7): 322-333.

[14] LEFBVRE D. On-line fault diagnosis with partially observed Petri nets [J]. IEEE Transaction on Automatic Control, 2014, 59(7): 1919-1924.

[15] 刘垠杰,黄强,程玉强,等.基于动态云 BP 网络的液体火箭发动机故障诊断方法[J].航空动力学报,2012,27(12):2842-2849. DOI: 10.13224/j.cnki.jasp.2012.12.026.
LIU Yinjie, HUANG Qiang, CHENG Yuqiang, et al. Fault diagnosis method for liquid-propellant rocket engines based on the dynamic cloud-BP neural network [J]. Journal of Aerospace Power, 2012, 27(12): 2842-2849. DOI: 10.13224/j.cnki.jasp.2012.12.026.

[16] BELIAEV E N, CHEVANOV V K. Mathematical modeling of working processes of liquid propellant rocket engines [M]. Moscow: MIA Publications, 1999.

(编辑 魏希柱)