

Cơ sở dữ liệu cho xác định các quá trình công tác trong động cơ diesel hai kỳ tàu biển

ThS. NGUYÊN XUÂN TRỤ; THS. NGÔ ĐỨC VƯỢNG; THS. BÙI MINH TUẤN

Viện Kỹ thuật Hải quân (Bộ Tư lệnh Hải quân)

PGS. TSKH. ĐỔ ĐỨC LƯU Trường Đại học Hàng hải Việt Nam Email liên hê: luudd@vimaru.edu.vn

TÓM TẮT: Bài báo xây dựng dữ liệu cho tự động xác định các quá trình công tác (QTCT) trong động cơ diesel tàu biển (MDE). Đối tượng áp dụng là động cơ 6G70ME9,2. Dữ liệu đầu vào cho nghiên cứu gồm: (a) dữ liệu đưa ra từ CEAS (Computerized Engine Application System); (b) kết quả thử nghiệm tại xưởng cho động cơ; (c) các hệ số lựa chọn theo lý thuyết động cơ đốt trong. Các tác giả thu được các mô hình hồi quy, có độ tin cậy cao (99% theo tiêu chuẩn thống kê Fisher). Cơ sở dữ liệu thu được: tập hợp các thông số đặc trưng cho đồ thị công tại từng chế độ vòng quay [48,5... 77] (v/ph) của 6G70MEC9,2 với vòng quay định mức 77 (v/ph), công suất 17.300 (kW).

TỪ KHÓA: CEAS, mô hình hồi quy, mô phỏng đồ thị công, MAN-B&W 6G70MEC 9,2.

ABSTRACT: The article builds the database for automatic calculation of the in-side cylinder pressure for defining working processes of the marine diesel engines. The initial data for studying were: (a) The CEAS (Computerized Engine Application System); (b) the technical document of the engine's shop trial; (c) the coefficients selected from the Internal Combustion Engine theory. The authors obtained the regressive models with 99% confidence in accordance with the F-statistic Fisher criteria. There were received the sets of particular parameters of the indicator diagram at every rotary speed in the range: nE = [48,5...77] rpm for the engine with the maximal continuous rate 77 (rpm) and output 17300 (kW).

KEYWORDS: CEAS, regressive models, simulation of the indicator diagram, MAN-B&W 6G70MEC9,2.

1. ĐẶT VẤN ĐỀ

Lực cưỡng bức dọc trục sinh ra từ áp suất khí thể trong các xy-lanh là một trong các nguyên nhân gây ra dao động lớn dọc trục. Lực khí thể còn tạo ra mô-men xoắn cưỡng bức, sinh ra các dao động xoắn cưỡng bức cho hệ trục chính [3]. Đối với tàu biển dùng máy chính diesel hai kỳ công suất lớn thường xuất hiện các dao động xoắn cộng hưởng nguy hiểm cũng như dao động dọc trục lớn, cần tính toán cũng như có biện pháp giám sát cần thiết, ví dụ trên các động cơ MAN-B&W [5-7]. Nghiên cứu, tính hai dạng dao động xoắn và dọc cho hệ trục chính công suất lớn sử dụng diesel hai kỳ là rất cần thiết và đều cần xác định áp suất cháy trong các xy lanh ở các chế độ vòng quay cũng như trạng thái cháy của các xy-lanh.

Các QTCT của MDE được quan tâm gồm: nạp, nén, cháy - dãn nở đặc trưng bởi các thông số áp suất và nhiệt độ: (P_a, T_a) - Điểm bắt đầu nén; (P_c, T_c) - Điểm kết thúc nén; (P_r, T_a) - Điểm có áp suất cháy cực đại; (P_b, T_b) - Điểm kết thúc dãn nở. Các thông số này thường được đưa ra từ hồ sơ kỹ thuật của động cơ [6,7]. Một số dạng động cơ mới của hãng MAN-B&W, ví dụ 6G70MEC, các đặc tính cũng như thông số kỹ thuật không công bố theo phương pháp truyền thống (bản giấy hoặc file *.pdf) mà thông tin được đưa ra từ máy tính với phần mềm chuyên dùng CEAS của hãng [4]. Để nghiên cứu sâu các quá trình xảy ra trong xy-lanh, ta cần thêm thông tin về áp suất cực đại (nén P_c và cháy P_z) [6,7], kết hợp với lý thuyết về động cơ đốt trong để xác định thời điểm bắt đầu và kết thúc các kỳ nén, xả; các hệ số đặc trưng của quá trình nén, cháy, dãn nở sinh công.

Tập dữ liệu đặc trưng theo từng chế độ khai thác (vòng quay n, v/ph hay chỉ báo tải LI%) là quan trọng để xây dựng đồ thị công và xác định các ngoại lực động, cưỡng bức cho các bài toán động lực học của hệ trục. Mục tiêu đặt ra của bài báo: Xây dựng cơ sở dữ liệu số cho đồ thị công để ứng dụng cho nghiên cứu lực và mô-men khí thể sinh ra tại từng xy-lanh của động cơ theo từng chế độ vòng quay, góp phần ứng dụng và phát triển được phần mềm tự động tính dao động xoắn hệ trục chính [3]. Đối tượng được áp dụng là động cơ MAN-B&W 6G70MEC trên cơ sở hồ sơ kỹ thuật đưa ra từ CEAS và kết quả thử nghiệm tại xưởng và trên tàu NSU TRUST [6,7], phù hợp khi tính dao động xoắn hay dao động dọc hệ trục khi đóng mới.

2. PHƯƠNG PHÁP NGHIÊN CỨU

2.1. Đầu vào cho xây dựng cơ sở dữ liệu

2.1.1. Dữ liệu từ CEAS

Động cơ 6G70MEC9,2 theo nghĩa của ký hiệu [5]: 6 xylanh; hành trình piston rất lớn (G -,Green' Ultra long stroke, S=3.265 mm); đường kính xy-lanh D=700 mm; hoạt động



theo chương trình (M - engine programme); điều khiển điện (E - electronically controlled); gọn (C - compact); số ký hiệu 9 (mark number); số phiên bản 5 (version number). Động cơ có thể hoạt động với lưỡng nhiên liệu: khí hóa lỏng và FO theo chương trình (ký hiệu GI). Tuy nhiên, ký hiệu của động cơ nghiên cứu không có GI, tàu lắp động cơ này chỉ dùng dầu đốt [5-7], nên bài báo chỉ xét đến sử dụng FO.

Đối với 6S70MEC9,2: CEAS [4] đưa ra bảng dữ liệu theo tải (LI), LI% = 10...25...100% và thông số khai thác: công suất (kW); vận tốc quay n = [35,7 ...77] (v/ph); suất tiêu hao nhiên liệu (g_e, g/kWh); lưu lượng khí xả (kg/s); nhiệt độ khí xả (t_{gas}, °C). Tuy nhiên, áp suất khí nạp (tại bầu góp, P_s (bar)); nhiệt độ khí nạp (t_s, °C) chỉ trong phạm vị n = [48.5 ...77], tương ứng với LI = [25...100]%.

Đối tượng: MAN-B&W 6G70MEC được sử dụng trên tàu biển NSU TRUST [6,7] có vòng quay định mức n_{nor} = 77 v/ph, hệ trục chính có vùng cấm khai thác (dao động xoắn nguy hiểm nút 1) [35-42] v/ph tại LI < 25%. Khai thác ở vòng quay thấp và LI<25% thường không ổn định. Tuy nhiện, xét về động lực học (dao động xoắn) của hệ trục, tại vùng khai thác thấp này có thể rơi vào vùng vòng quay nguy hiểm, do vậy khi nghiên cứu tính dao động xoắn hệ trục yêu cầu phải xây dựng được đồ thị công P-V, hay P-φ, với: P (bar), V (m3), φ (độ góc quay trục khuỷu).

2.1.2. Dữ liệu từ thực nghiệm đo trên động cơ

Kết quả thử động cơ tại xưởng (Shop Trial) [6] ở các chế độ (25 -50 -75 -100)% tải cho: công suất (P_w); vòng quay n; (g_e, (g/kWh); áp suất và nhiệt độ khí tăng áp (P_e, T_e); áp suất nén cực đại (Pc); áp suất cháy cực đại (P_e). Theo hồ sơ thử đường dài [7] chỉ thực hiện đến tải LI = 50%. Do vậy, với mục đích đặt ra của bài báo, kết quả thử tại xưởng được sử dụng là phù hợp. Nghiên cứu thêm từ kết cấu của động cơ để có thêm các thông số: tỉ số nén (lý thuyết, ɛ); tỉ số nén thực tế (ɛ_n); góc bắt đầu cháy; góc kết thúc cháy - dãn nở.

2.1.3. Dữ liệu thống kê từ lý thuyết động cơ

Nhiều hệ số liên quan trong tính toán cần chọn theo lý thuyết động cơ đốt trong. Thông thường, các hệ số đưa ra trong một dải rộng, giúp ta chọn lựa ban đầu. Phần tính chính xác cho đối tượng cụ thể sẽ tích hợp chung sau khi tính tổng thể cho tập các thông số cơ bản và kiểm tra sự phù hợp giữa kết quả tính với số liệu chuẩn (tham chiếu) đưa ra từ hồ sơ kỹ thuật với 2 thông số quan trọng: P_c , P_z . Ngoài ra, trong tính nhiệt, nhiệt độ tại điểm T_z (K) cần thuộc [1800... 2200] [8].

2.2. Xây dựng các mô hình toán

Đầu vào và cơ sở dữ liệu tính tại 4 chế độ LI% = 25, 50, 75 và 100, được mô hình hóa để tự động tính cho bất kỳ vòng quay nào trong dải nghiên cứu n = $[n_{min} n_{max}]$. Ví dụ, đối tượng được khảo sát là 6G70MEC 9,2 có công suất định mức 17.300 kW tại n = 77 v/ph, thì dải vòng quay khảo sát: n = [48,5... 77].

Các mô hình hồi quy tìm dưới dạng đa thức bậc 2, dạng phương trình (1). Các hệ số được xác định:

$$y = a_1 + a_2 n + a_3 n^2 = aV;$$

$$a = [a_1 a_2 a_3]; V = [1 n n^2]^1;$$
(1)

Ở đó, vector a - Hệ số mô hình được xác định theo phương pháp bình phương nhỏ nhất các sai số.

2.3. Cơ sở lựa chọn các hệ số trong tính nhiệt cho các QTCT

2.3.1. Quá trình nạp - nén

Tại một chế độ vòng quay n (v/ph), xác định được thông số đặc trưng:

$$P = f_1(n), [bar]; T = t + 273 = f_2(n) + 273 [K]$$
(2)

Nhiệt độ và áp suất tại điểm, a' - bắt đầu nén [1], với động cơ hai kỳ quét thẳng:

$$T_a = T_s + \Delta T_a + 1, 1. \gamma_r T_r$$
(3)

$$a = kPa. P_s; kPa = (0, 85 - 1, 05)$$
 (4)

 \dot{O} đó: hệ số khí sót γ_r = 0,12 - 0,05; áp suất khí sót P_r =k_rP_s k_r =0,89; ΔT_s =5-10; nhiệt độ khí sót ban đầu chọn T_r = (800 - 900) K và được hiệu chỉnh trong quá trình tính, với độ chính xác δT_r < 5%.

Giả thiết quá trình nén theo quy luật đa biến trung bình với hệ số đa biến trung bình n₁ được xác định theo các giá trị áp suất và thể tích điểm đầu và cuối kỳ nén (liên quan đến tỉ số nén thực tế).Từ số liệu tham chiếu (P_c) tại từng chế độ LI, ta có :

$$P_{a}V_{a}^{n_{1}} = P_{c}V_{c}^{n_{1}}; n_{1} = \left[\log(P_{c}/P_{a})\right]/\log(\varepsilon_{t})$$
(5)

Ở đó, $\epsilon_{\!_{\rm H}}$ - Tỉ số nén thực tế của động cơ.

Tỉ số nén thực tế ϵ_{tt} được xác định theo hệ số tổn thất hành trình ψ (theo kết cấu của cửa sổ quét khí nạp, điểm bắt đầu nén thực tế khoảng 38 - 45 độ sau điểm chết dưới [1]. Hệ số tổn thất hành trình được xác đinh:

$$\psi = x_{ii} / S; \varepsilon_{ii} = 1 + (\varepsilon - 1)(1 - \psi)$$
(6)
Nhiệt độ của công chất tại điểm C:
$$T_{c} = T_{0} \varepsilon_{ii}^{n_{1}-1}$$
(7)

$$I_{c} = I_{a}\varepsilon_{c}$$
 (1)

2.3.2. Quá trình cháy và dãn nở sinh công

Các thông số đặc trưng cho giai đoạn cháy ban đầu: Hệ số dãn nở ban đầu $\rho=V_{1}/V_{2}$ và hệ số tăng áp suất $\lambda=P_{2}/P_{2}$. Đặc điểm của một số động cơ hai kỳ hãng MAN-B&W, trong đó có 6G70 MEC, điểm bắt đầu cháy sau điểm chết trên khoảng 3 - 5 độ. Điểm bắt đầu cháy giả thiết là điểm c':

$$\rho = V_z / V_c; \lambda = P_z / P_c. \tag{8}$$

Ta có thể xác định $\Delta P=P_{a}-P_{c}$ [5], hay $\lambda=P_{a}/P_{c}$. Để tính quá trình cháy và dān nở, ta sử dụng thông số: lưu lượng khí xả m_{gas} (kg/s) mà CEAS cung cấp. Giả thiết rằng lượng khí sót trong tất cả các xy-lanh không đổi trong các chu trình công tác. Ta xác đinh: m_{gas}(n), Ll(n) và g_e(n).

Nhiên liệu tiêu thụ trong một giây m_{Fos} xác định tử suất tiêu hao nhiên liệu và công suất N_e (kWh) tại vòng quay n (v/ph). Không khí sạch được nạp vào duy trì hoạt động của động cơ trong thời gian một giây (m_{air}) và hệ số dư lượng không khí (α) sẽ là:

$$\mathbf{m}_{air} = \mathbf{m}_{gav} - 3.6. \text{ LL} \cdot \mathbf{N}_{en} \cdot \mathbf{g}_{e}, \quad kg/s$$

$$\alpha = \frac{\mathbf{m}_{air(v)}}{3.6 \text{ LL} \cdot \mathbf{N}_{en} \cdot \mathbf{g}_{e}}, \quad \frac{kg \ kk}{kg \ \text{FO}}$$
(9)

Sản vật quá trình cháy và dãn nở xét tại 3 điểm (bắt đầu cháy c'; z và điểm b) gồm có không khí (kk), với chỉ số 1" và khí cháy (kc, chỉ số 2) với tỉ lệ thành phần phân tử (mol) - g, và g, tương ứng (g,+g₂=1). Nhiệt dung riêng đẳng áp Cv của từng loại được các định theo mô hình hồi quy [1] cho không khí, khí cháy và hỗn hợp (kk +kc):

KHOA HỌC CÔNG NGHỆ

Số 1+2/2022

Không khí: $C_{v,1} = 19250 + 2, 5.T, J/$ kmolK Khí cháy: $C_{v,2} = 20500 + 3, 6T, J/$ kmolK

$$H\tilde{\delta}n \,h qp; \, \mathbf{C}_{v} = g_{1}C_{v,1} + g_{2}C_{v,2} \tag{10}$$

Thành phần phân tử và hệ số thay đổi phân tử khí cháy (β_x) biểu diễn qua hệ số tỏa nhiệt x, được xác định [1,8]:

$$g_{x1} = \frac{\alpha - x + \gamma_{r}(\alpha - 1)}{\alpha[1 + (\beta_{0} - 1)x + \gamma_{r}]};$$

$$g_{x2} = \frac{x[1 + (\beta_{0} - 1)\alpha] + \gamma_{r}}{\alpha[1 + (\beta_{0} - 1)x + \gamma_{r}]};$$

$$= 1 + \frac{(\beta_{0} - 1)x}{1 + \gamma}; \beta_{0} = 1 + 0,0639 / \alpha$$
(12)

 $p_x = 1 + \frac{\gamma_r}{1 + \gamma_r}, p_0 = 1 + 0,00377 \text{ a}$ Tại: c: x=0; z: x_z = 0,7 - 0,8; b: x_b = 0,92 - 0,99.

Từ (10), nhiệt dung riêng đẳng tích của sản vật cháy tai các điểm c', z có dang:

$$C_{v,c} = a_{vc} + b_{vc}T_{c}; C_{v,z} = a_{vz} + b_{vz}T_{z}$$
(13)

Phương trình xác định nhiệt độ T, (K) [1]:

$$b_{z}[C_{x,z} + R(1 - \frac{1}{lr})]T_{z} = \frac{q_{z}Q_{H}}{aL_{u}(1 + g_{r})} + (14)$$

$$(C_{1,c} + RI)I_{c}; R = 8314 \text{ J/ molk}$$

A.
$$T_z^2$$
 + **B**. $T_z - C = 0$ (15)

 ${O}$ đó: Các hệ số A, B, C được xác định theo (13). Hệ số sử dụng nhiệt tại điểm z: $q_z = (0,75-0,85)$ [1] hoặc $q_z = (0,65-0,85)$ [8].

Nhiệt độ T_z là nghiệm của phương trình (14), được kiểm tra trong phạm vi: [1800 ... 2200] K cho động cơ diesel [8].

Giai đoạn dãn nở cuối từ z đến b tuân theo quy luật đa biến trung bình, với hệ số đa biến n₂ đồng nhất với hệ số đoạn nhiệt k₂ (dãn nở được xem là giả đoạn nhiệt). Từ đó, n₂=k₂ [1], theo công thức:

$$k_2 - 1 = \frac{8,314}{a_{vz} + b_{vz}T_z(\delta^{k_2 - 1} + 1)}$$
(16)

Tại điểm b:

$$T_{b} = T_{z} / \delta^{(k_{2}-1)}, [K]; \mathbf{P}_{b} = \mathbf{P}_{z} / \delta^{k_{2}}, [Bar]$$
 (17)

2.3.3. Kiểm tra nhiệt độ khí sót cuối quá trình dãn nở Nhiệt độ khí sót được tính lại như sau:

$$T_{p} = T_{b} \left(\mathbf{P}_{b} / \mathbf{P}_{r} \right)^{1.5}, |K|$$
⁽¹⁸⁾

Nhiệt độ khí sót CT.(19) được so với nhiệt độ khí sót chọn ban đầu. Độ lệch tương đối dT, giữa chúng và khi δT , > 5% cần điều chỉnh T, và quay lại các tính toán cho các quá trình [2].

2.4. Thuật toán và chương trình mô phỏng

2.4.1. Thuật toán tính các thông số quan trọng tại từng chế độ vòng quay

Xét cho đối tượng 6G70MEC9,2. Tại một trong 4 mức tải Ll% = 25, 50, 75 và 100, tương ứng n = [48,5 61,1 70 77] (v/ph), chúng ta xây dựng thuật toán và phần mềm tính các thông số cơ bản: nhiệt độ và áp suất tại các điểm a, c, z và b. Liên quan đến chúng đồng thời xác định các chỉ số đa biến trung bình n₁ (nén), hệ số ρ - tỉ số dãn nở thể tích ban đầu, chỉ số đoạn nhiệt k₂. Thuật toán được thực hiện theo các bước dưới đây.

- Bước 1. Từ hồ sơ thử tàu chúng ta có bộ dữ liệu chuẩn và kết hợp với dữ liệu nhập vào từ CEAS cho động cơ. Lựa chọn thêm hệ số sử dụng nhiệt q_z(n) tại điểm z theo vòng quay tương ứng với LI%. Tại bước này cần xác định ϵ , ϵ_{n} .

- *Bước 2.* Các thông số quá trình nạp:

B2.1. Giả thiết chọn T =786 K. Tính P theo (4).

B.2.2. Tính T_a theo (3).

- Bước 3. Các thông số quá trình nén.

Tính n₁ theo (5). Xác định T_c và P_c theo (5-7).

Bước 4. Các thông số quá trình cháy - dãn nở.

B4.1. Tính ρ , δ theo (8). Tính α theo (9).

Xác định T_z theo (15).

B4.2. Tính \overline{k}_2 theo (16) và $T_{h'}$ P_b theo (17).

Bước 5. Xác định lại nhiệt độ khí sót và kiểm tra độ chính xác của nhiệt độ này theo (18). Nếu độ chính xác đạt yêu cầu, chuyển tới bước 6. Nếu không đạt độ chính xác cần thiết, thay $T_{+}=T_{-}^{*}$ và quay về B4.2.

Bước 6. Xuất và lưu trữ dữ liệu tính được tương ứng với n_r đã chọn. Thực hiện cho các vòng quay còn lại.

2.4.2. Lập trình trên LabView xây dựng dữ liệu số cho xác định QTCT của động cơ 6G70 MEC 9,2

Biến điều khiển n (v/ph) được lập trình trong Math-Script để tạo vector điều khiển n = 48...77 với bước 1 v/ph (tổng số m = 30 lần). Tại mỗi vòng quay n(k), k = 1...m sẽ thực hiện chương trình để đưa ra tập dữ liệu là các thông số quan trọng đặc trưng cho chu trình công tác của đối tượng nghiên cứu tại vòng quay tương ứng. Quá trình này được code theo cấu trúc lặp "For" của LabView. Kết quả tại mỗi vòng quay n(k) được ghi vào một dòng của ma trận dữ liệu kết quả đầu ra, có kích thức m x p, với p (p = 18 thông số đầu ra), được lưu lại trong file định dạng *.tdms. Tổ chức lập trình tạo ma trận này với cấu trúc "For" được thực hiện theo phương thức "Tunnel" trong LabView.

Phẩn mềm mô phỏng tính các thông số cơ bản nêu trên bao gồm các mô-đun (VI) sau đây: (a) - VI tính (mô phỏng cho một chế độ vòng quay); (b) - VI xây dựng mô hình hồi quy cho từng tham số cần thiết; (c) - VI tính giá trị hàm số (thông số) liên quan; (d) - VI tích hợp tính và lưu trữ cơ sở dữ liệu tính được cho toàn dải vòng quay nghiên cứu.

3. KẾT QUẢ NGHIÊN CỨU VÀ THẢO LUẬN 3.1. Xác định tỉ số nén

Với động cơ G70MEC, S =3.256 (mm) theo hồ sơ đưa ra và chiều cao buồng đốt 160 (mm) đo trực tiếp khi thay piston. Ta thu được ε = 1+3256 /160 = 21,35.

Động cơ hai kỳ có tổn hao hành trình. Góc bắt đầu nén $\varphi_{sc} = (38-45)$ độ sau điểm chết dưới [1]. Kiểm tra trực tiếp trên động cơ thực tàu NSU TRUST, $\varphi_{sc} = 38$. Tính được: $\psi = 0,10589$. Với $\epsilon = 21,35$; $\epsilon_{tr} = 19,47$.

3.2. Các giá trị đặc trừng của đồ thị công ở chế độ LI% =25-50-75 và 100%

Trong *Bång 3.1* đưa ra kết quả mô phỏng tính ở 4 chế độ tải tương ứng với số liệu tham chiếu đưa ra từ kết quả thử tại xưởng cho động cơ 6G70MEC9.2.



Bắng 3.1. Kết quả mô phỏng và tham chiếu các thông số cơ bản các QTCT của 6G70MEC9,2 tàu NSU TRUST, n = 77 v/ph, công suất 17.300 kW

TT	Thông số	Den vi	LI 25%	LI 50 %	LI 75%	LI 100%
1	Vòng quay	vph	47.5	61.1	70	77
2	g, then MP	gkWh	173.2	166.1	162.9	166.1
	g, theo SH-Tr	g kWh	172.9	166.1	162.9	166.0
3	P _s theo MP	bai	1.61	2.39	3.31	4.38
	P, theo SH-Tr	baı	1.61	2.39	3.31	4.39
4	T, theo MP	°C	35	31	34	39
	T, theo SH-Tr	°C	34.6	31.3	34	38.5
5	P theo MP	bar	1.273	2.237	2.624	3.335
6	Pe theo MP	baı	71,5	99,5	137,2	169,3
	Pe theo SH-Tr	bai	71.7	99.7	137.3	168.3
7	P, theo MP	bai	99,5	135,5	170,2	185,3
	P, theo SH-Tr	bar	99.0	135.7	170,2	184,5
8	Po-MP	bai	4.110	5.966	8.271	10.228
9	T, - MP	K	343	351	344	348
0	Tc - MP	K	1041	994	964	94*
1	T MP	K	1972	1967	1939	1859
2	T. MP	K	1107	1111	1109	1073
3	nı-MP		1,361	1,348	1.336	1.326
4	q - MP	•	0.6708	0,7568	0.8428	0.8428
15	a - MP	-	1.577	1.7119	1,88298	1.97.59
6	P-MP	•	1.4163	1.5052	1.6732	1.8491
17	8 - MP		13.648	12.8413	11.5523	10.4535
18	dP MP	bar	28	36	33	16
Shi	chú: SH-Tr: thừ ng q _z -hệ số sử dụ	zhiệm tại xu mg nhiệt tại	rong: MP - n diệm z: n ₁	iố phóng: dP _z hệ số đa biển	= (Pz-Pc)REF trung binh q	uá trình ne

Kết quả mô phỏng các thông số cơ bản: áp suất và nhiệt độ tại các điểm "a", "c" và "z" và so sánh với các giá trị tham chiếu tương ứng. Các thông số dùng làm hiệu chỉnh đều hằm trong miền giá trị tương ứng theo lý thuyết động cơ đốt trong, song được lựa chọn sao cho giá trị áp suất nén và áp suất cháy cực đại phù hợp (gần chính xác) với số liệu thử nghiệm và nhiệt độ T₂ nằm trong phạm vi [1800 2000] K trong khi duy trì suất tiêu hao nhiên liệu mô phỏng giống với số liệu tham chiếu.

B.3. Tập mô hình hồi quy theo biến n (v/ph)

Tập các mô hình hồi quy thu được có dạng đa thức bậc hai hoặc bậc nhất, có độ tin cậy cao, đều đạt 99% theo tiêu chuẩn thống kê Fisher, gồm: Ll(n); g_e(n); P_s(n);T_s(n);P_c(n); P_s(n); P_b(n); T_c(n); T_s(n); hệ số đa biến trung bình n₁(n); tỉ số thể tích dãn nở ban đầu $\rho(n)$.

3.4. Xây dựng đồ thị công P-V tại chế độ vòng quay định mức n = 77 v/ph cho 6G70MEC9,2

Sau khi thu thập được tập dữ liệu, vẽ đồ thị công dưới dạng P-V cho một chế độ vòng quay được nghiên cứu, ví dụ tại n =77 v/ph (Hình 3.1).



Hình 3.1: Mô phỏng đồ thị công P-V tại n=77 v/ph của động cơ diesel máy chính tàu NSU TRUST

Só 1+2/202

Trên Hình 3.1, đồ thị công bao gồm các đường thành phần ứng với các quá trình: quá trình nén (ký hiệu số 1 trong chú giải), quá trình cháy - dãn nở và xả - các đường (2 và 4) phụ thuộc vào việc mô phỏng quá trình cháy đẳng tích ($P = P_2$) hay theo quy luật tuyến tính. Hiệu của quá trình cháy - dãn nở - xả và đường nén cho ta đường đặc tính đặc trưng cho quá trình cháy của động cơ (đường 3 hoặc 5). Nếu trong xy-lanh không có quá trình cháy (Misfire), hai đường (3 và 5) đều nằm trên trục hoành (P = 0).

4. KẾT LUẬN

Các mô hình toán hồi quy thu được từ dữ liệu đưa ra do: CEAS; hồ sơ thử động cơ tại xưởng cũng như từ lý thuyết động cơ đốt trong đảm bảo độ tin cậy 99% (theo tiêu chuẩn thống kê Fisher) giúp cho tính tự động các QTCT của động cơ.

Thuật toán và lập trình code trên LabView cho tính nhiệt đối với động cơ 6G70MEC 9,2 sẽ hiệu quả và tiện ích khi mô phỏng xây dựng đồ thị công. Kết quả mô hình toán và phần mềm mô phỏng có thể dùng để xây dựng lực và mô-men cưỡng bức trong nghiên cứu động lực học của hệ động lực chính khi dùng 6G70 MEC 9,2.

Tài liệu tham khảo

[1]. GEORGIEV V. D. (2000), Động cơ diesel tàu thủy, Varna, Đại học Tổng hợp Kỹ thuật, TP Varna (tiếng Bulgari).

[2]. Lukanhina V. và Strova M. (Chủ biên) (2005), Động cơ đốt trong, NXB. Mat-x-cơ-va "Vusaia Scola" (tiếng Nga).

[3]. Luu D D, Hanh C D (2020), Automatic calculation of torsional vibrations on marine propulsion plant using marine two-stroke diesel engine: Algorithms and Software, Journal of IEIC. ISSN: 250-0553, https://doi.org/10.1007/s40032-020-00626-y LNNS, Springer, ISBN 978-3-030-04792-4.

[4]. MAN-B&W, CEAS engine calculations, https:// www.man-es.com/marine/products/planning-tools-anddownloads/ceas-engine-calculations, truy cập tháng 9/2021.

[5]. MAN-B&W. G70ME-C9.5-GI-TII, Project Guide Electronically Controlled Dual Fuel Two-stroke Engines.

[6]. MV.NSU TRUST (JUN, 02, 2016), Results of shop trial (6G7 MEC 9,2).

[7]. MV.NSU TRUST (NOV, 14, 2016), Results of sea trial (machinery part) and TV Measurement.

[8]. Nguyễn Tất Tiến (2010), Nguyên lý động cơ đốt trong, NXB. Giáo dục Việt Nam.

Ngày nhận bài: 10/11/2021 Ngày chấp nhận đăng: 17/12/2021 Người phản biện: PGS. TS. Trương Văn Đạo PGS. TS. Nguyễn Huy Hào