研究報告
 レーザ誘起蛍光法(LIF法)によるピストンの油膜

 挙動の解析
 三田修三,斎藤昭則

 Analysis of Piston Oil Film Behavior by Using Laser Induced

 Fluorescence Method

Shuzou Sanda, Akinori Saito

要

旨

往復動型内燃機関の摩擦損失およびオイル消費低減 には、ピストンとシリンダ間の油膜挙動解明が重要で ある。レーザ誘起蛍光法(Laser Induced Fluorescence Method ...LIF法)は、油膜挙動解析の新しい方法で、 近年注目されている。

この研究では、実働運転時を考慮してLIF法を詳細に 検討し、蛍光剤の適切な選択と光ファイバの使用によ り高精度の油膜厚さ計測を実現した。さらに、観測点 をピストンの軸方向に走査する新しい計測法(Scanning -LIF法)を開発した。この方法により、シリンダ上に 観測点を固定した従来の計測法では得られない、ピス トン軸方向の油膜分布の時間変化を観測することが可 能になった。

開発した計測システムを用いて,機関運転条件およ びピストンリング諸元が油膜挙動に与える影響を調べ た。その結果,燃焼運転時にはトップリングの油膜が スターベーション状態にあること,圧縮上死点付近で ピストンスラップが発生し,反側圧力側スカート部の 油膜が破断すること,オイルリングの諸元(張力,プ ロフィル)により,サードランドに蓄積するオイルの 量が変化すること等がわかった。

Abstract		
Analysis of the oil film behavior between a piston and a	Characteristics of the oil film behavior were clarified in	
cylinder liner is of great importance for reducing the fric-	relation to operating conditions and piston ring specifica-	
tion loss and oil consumption in reciprocating engines.	tions as follows;	
Laser-induced-fluorescence (LIF) technique has recently	(1) Starvation frequently occurs in the top-ring oil film	
attracted much attention as a new method for the analysis.	during the firing operation.	
In this study, an advanced LIF method has been devel-	(2) Oil volume on the piston third land increases with the	
oped, in which an observed point is scanned using fiber	decrease in the tangential force of the oil ring and flatten-	
optics and a rotating polygonal mirror. This 'Scanning-	ing of its profile.	
LIF' system has made it possible to observe changes in the	(3) Oil film rupture often occurs in the piston skirt area	
piston axial oil film distribution during the operation. The	just before the top dead center due to the piston slap	
accuracy of the system in measuring oil film thickness has	motion.	
been improved by using the optimal fluorescent dye.		

キーワード トライボロジ,エンジン,ピストン,ピストンリング,潤滑,光学計測,レーザ,オイル消費

1.まえがき

自動車用内燃機関においては,排出ガスの浄化と共 に燃費向上とオイル消費低減が差し迫った課題となっ ている。燃費向上の最も有効な方法は摩擦損失の低減 であるが,往復動型機関の摩擦損失のうち約30~40% はピストンとシリンダ間の摺動部に起因する¹⁾。また, オイル消費の大半はクランクケースのオイルがピスト ン・シリンダ間を通過して燃焼室内に入り,高温にさ らされて蒸発するいわゆるオイル上りに起因すると言 われている^{2,3})。したがって,実働運転時における ピストンとシリンダ間の油膜挙動を解明することは, 摩擦損失低減ならびにオイル消費低減の両面から極め て重要である。

従来,ピストン周辺における油膜挙動の実験的解析 としては,直接ピストンまたはリングに取り付けた小 型微小変位計による計測例^{3~7)}がある。しかしなが ら,微小変位計の出力はセンサの温度特性,動特性お よび分解能に影響を受けるため,実働状態での計測精 度に限界があった。これに対し,近年新しい方法とし てレーザ誘起蛍光法 (Laser Induced Fluorescence - 以下 LIF法)が注目されている^{8~15)}。これは,蛍光物質 を含む油膜に短波長レーザを照射したとき誘起される 蛍光強度から油膜厚さを求める方法である。この計測 法は,動的追従性に優れ,レーザビーム径に相当する 高い空間分解能を有する。しかし,従来のLIF法^{8~15)} では,ライナ上に被測定点を固定するため,ピストン 上の油膜厚さについては特定のクランク角における値 に限定される。また,実働運転時における計測精度も 十分とは言えなかった。

著者らは、これらの課題を解決しうる計測法の検討 を行った。まず最適な蛍光剤の種類および濃度を選定 することにより、実働運転時の計測精度を従来法より 大幅に向上させた。さらに、光ファイバおよびダイク ロイックミラーを活用して入射と受光を同軸化し、観 測点を自由に移動計測できるシステム(同軸法)とした。 この二つの改良に基づき、ピストン摺動方向に観測点 を走査させ、摺動方向の油膜分布の時間変化を把握で きる新しい計測法、Scanning-LIF法を開発した^{16,17}。

この研究報告では,開発した新しいLIF計測法と, 計測した実働時の油膜挙動の解析結果について述べる。

- 2.レーザ誘起蛍光法(LIF法)による油膜計測
 システム
- 2.1 測定原理

レーザ誘起蛍光法(LIF法)の測定原理をFig.1に示 す。一定濃度の蛍光物質が含まれる油膜に短波長レー ザ光を直角に照射したとき,油膜が吸収する全光量は, 次式で与えられる⁹⁾。

 $I_0 \{ 1 - \exp(-ECt) \} (1 + r_1)$

 I_0 ;入射レーザの強度

E;油中における光の吸収係数

- C; 蛍光剤濃度
- t;油膜厚さ
- r1;金属面の反射率

この光によって誘起される全蛍光強度は,

$$F_q I_0 \{ 1 - \exp(-ECt) \} (1 + r_1)$$
(2)

F_a; 蛍光剤の発光効率

となる。入射レーザ光の波長をカットする光学フィルタ と集光レンズを介してこの蛍光を光電子増倍管(PMT) に導いたとき,実際にPMTの計測する蛍光強度は

 $(S_r/4\pi) F_l F_f F_q I_0 \{ 1 - \exp(-ECt) \} (1 + r_1)$

(3)

(1)

F_f;フィルタの透過率

F₁; 集光レンズの透過率

S_r; 集光レンズが油膜発光部を見込む立体角

である。*ECt* << 1, すなわち蛍光剤濃度*C*と油膜厚さt が十分小さい範囲では

 $1 - \exp(-ECt) = ECt$ (4)



Fig. 1 Schematic view of Laser induced fluorescence method.

であるから, PMTの出力Sと油膜厚さtは次のように比例する。

$$S = Kt \tag{5}$$

$$K = (S_r / 4\pi) F_I F_f F_q I_0 (1 + r_1) ECG_a$$
(6)

 G_a ; PMTのゲイン (出力電圧/入力光強度)

Kがこの計測システム全体のゲインである。式(6) 右辺の各因子のうち,蛍光の発光効率F_q以外は光学系 および測定系を固定すれば一定となる。そこで,既知 の厚さの油膜を計測してKの値を求め,式(5)を用いれ ば実測したPMT出力を油膜厚さに換算できる。この方 法で,計測系におけるPMT出力Sと油膜厚さ」との直線 性も検定できる。

しかしながら, F_qは照射条件に依存する。たとえば, レーザを油膜の一点に照射し続けると,局所的にF_qが 減少して蛍光強度が低下する。これをブリーチ効果 (Bleach Effect)と呼ぶ。計測例をFig. 2に示す。本解 析で選定した蛍光剤の場合,ブリーチ効果による蛍光 強度の減衰は入射光強度の削減により抑制できること, 蛍光剤の濃度には無関係であることがわかった。そこ で,レーザを走査しながら照射した時の蛍光強度の減 衰が1時間で5%以下になるように,入射レーザ光を光 学フィルタで減光した。

2.2 固定観測点LIF法

LIF法を用いてピストンとシリンダ間の油膜厚さを 計測するシステムをFig.3に示す。

(a) 従来法

Fig. 3 (a) は,これまでに報告されたLIF法の一例で ある。これはガラス製シリンダライナの外部から油膜 に直角にレーザを照射し,励起された蛍光強度を別の 角度から集光して計測する方法である⁹⁾。この方法で は計測のたびにレーザ光の照射点と計測系の光軸を厳 密にあわせる必要があり,計測中機関の振動等で光軸 がずれるとデータに影響をおよぼす¹²⁾。

(b) 本方法 (同軸法)

Piston

本解析では, Fig. 3 (b) に示すように光ファイバとダ イクロイックミラーを用いて従来法の欠点を次のよう に克服した。まず,入射レーザを光ファイバとコリメ ータヘッドを介して被測定部に照射し,同一のレンズ とファイバで,励起された蛍光を受光する。ついで, 蛍光と入射レーザとをダイクロイックミラーで分離し, 蛍光だけをPMTに導いて計測する。同様の方法は,ご





Transparent cylinder

(a) Former type (without using fiber optics)



Fig. 3 Fixed point LIF method.

く最近 Richardsonら¹⁴⁾, Shaw IIら¹⁵⁾によっても報告 された。Shaw IIらは,同心型二重光ファイバにより照 射と受光を同軸化した。この同軸法では,コリメータ ヘッド部またはファイバ先端部のみを被測定点近傍に 設置すればよく,その他の光学系は,一度組めばその 後変更を要しない。したがって操作が簡便で,測定部 位の変更も容易である。また,振動等の影響を受けに くく,測定データの精度が向上する。さらにこの同軸 法は,次のScanning-LIF法を可能にした。

2.3 Scanning-LIF法

前述のようにレーザ照射系と受光系を同軸にする と、被測定点の移動が容易になる。これを利用して、 Fig. 4に示すScanning-LIF法を考案した。コリメータ ヘッドから出たレーザ光を高速回転するポリゴンミラ ーに照射し,透明シリンダを介してピストンの摺動方 向に走査する。励起された蛍光は,照射レーザと同一 経路をコリメータヘッドまで戻り,ダイクロイックミ ラーおよびシャープカットフィルタで蛍光波長成分の み分離され, PMTで計測される。このように被測定点 をピストン摺動方向に走査(Scan)するのが本方法の 特徴である。走査速度をピストン速度に対して十分に 速く設定すれば,一回の入射光走査で得られる蛍光強 度の波形は、瞬時のピストン摺動方向の油膜分布を示 す。したがってこの波形を各走査ごとに時系列的に比 較すれば , 油膜分布の時間変化をとらえることができ る。機関回転速度が高く、一回の走査の間のピストン 移動量が無視できない場合は , これをポリゴンミラー の回転速度と機関回転速度とから計算し、データの解 析に際して考慮した。



Fig. 4 Scanning-LIF method.

3.1 レーザおよび蛍光剤の選定

検定および計測に先立つ予備実験によって,光源に は安定性の良いHe-Cdレーザ(波長442nm,90mW)を 選定した。蛍光剤については,最大吸収波長が442nm (レーザ波長)付近にあり,最大発光波長が500nm付 近にある3種類(Table 1)を検討し,エンジン油と最 も混合しやすいCoumarin-6を選定した。

Coumarin-6を直接エンジン油に溶解するのは困難な ため,溶剤(ジクロロメタン)に溶解した後,エンジ ン油(SG級市販品)と混合した。

Coumarin-6の分子構造および吸収・発光波長特性を Fig. 5に示す。ダイクロイックミラーとしては、レーザ 光の波長(442nm)を透過し、蛍光の最大波長分布付 近を反射する波長特性のものを選定した。また、PMT の直前には530±10nmのシャープカットフィルタを挿 入した。

3.2 精度検定法と検討項目

計測精度をFig. 6に示す方法で検討した。10µm以下 の検定には, Fig. 6(a)に示すようにブロックゲージ上

Dye	Maximum adsorption	Maximum radiation
Coumarin 6()	458nm	497nm
Coumarin 7	437	488
Coumarin 337	443	488

Table 1 Fluorescent dyes.

() Selected



Fig. 5 Characteristics of dye Coumarin-6.

にニッケルメッキで約2µmごとの段差をつけた試作検 定器を用いた。この検定器とオプチカルフラットとの 間に作った階段状油膜についてScanning計測を行った。 10µm以上の検定には, Fig. 6 (b) に示すようにマイク ロメータヘッドを用いて油膜を調節し,約200µmまで の直線性を調べた。実働運転条件を考慮し,以下の要 因が計測出力の直線性および動特性におよぼす影響を 調べた。

(1) 蛍光剤濃度 (2) 油温 (3) 油の酸化(変色)

(4) 金属面の反射率

また,Scanning-LIF法の計測精度におよぼす次の要因の影響についても調べた。

(5) 走査速度 (6) レーザ入射角

3.3 検定結果

(1) 蛍光剤濃度の設定

蛍光剤濃度を変えたときの検定結果をFig.7に示す。 濃度8×10⁻⁴mol/1以下では,スカート部の油膜厚さに 相当する約70µmまで良好な直線性を示した。これ以 上に濃度が高くなると,油膜の厚い領域で直線性が失 われた。これは油膜自身による入射光吸収の影響が現 れ,近似式(4)が成り立たなくなったためと考えられ る⁹⁾。一方,計測系におけるノイズの影響を防ぐため には直線性を有する範囲で十分な蛍光強度が得られる のが望ましい。以上の点から,Coumarin-6の濃度は4~ 8×10⁻⁴mol/1(約0.14~0.28g/1)とするのが適当であるこ



Fig. 6 Method of calibration.

とがわかった。本解析では7×10⁻⁴mol/1に設定した。

(2) 油温の影響

検定器をホットプレートで下から加熱したときのブ ロック側面温度と蛍光出力の関係を,各油膜厚さにつ いてFig.8に示す。温度は油膜の約0.5mm下のブロッ ク側面に熱電対を接着して測定した。ブロック温度が 160 になると,蛍光出力は室温のときの約65%に低 下したが,油膜厚さと出力との直線関係はこの温度で もほぼ維持されることがわかった。

(3)油の酸化(変色)の影響

蛍光剤を混合した後大気中で空気を注入しながら 150 に加熱し2~12時間酸化させた油の蛍光出力変 化を調べた。黒変して不透明になった12時間酸化後の 油でも,蛍光出力は酸化前とほとんど変わらなかった。



Fig. 7 Influence of dye concentration on fluorescence.



Fig. 8 Influence of oil film temperature.

したがって油の変質の影響は無視できると考えられる。

(4) 金属面の反射率の影響

マイクロメータヘッドに金属光沢面,黒色面および リン酸塩皮膜処理されたセカンドリングを接着し, 蛍 光強度を測定した結果をFig.9に示す。黒色面では,同 じ油膜厚さにおける出力が光沢面の半分以下に,リン 酸塩皮膜では60%程度に低下した。したがって蛍光出 力から油膜厚さへの換算に際しては,表面の反射率を 考慮しなければならない。実機計測では,アルミピス トン本体および他のリング表面に比べて反射率の低い セカンドリング面については,プロフィル形状が変化 しない程度に研磨し金属光沢面とした。また、ピスト ン面上に設けた深さが既知の凹部で実測された波形か ら各部位の油膜厚さを換算した。

(5)光走査速度の影響

ポリゴンミラーの回転速度を変えて入射光の走査速 度が蛍光強度におよぼす影響を調べた。測定面上での 光走査速度が5~20m/sの範囲では, 蛍光強度は変化 しないことがわかった。また,走査速度を20m/sとし たときの検定波形から,本測定系は約4kHz以上の応 答性を有すると考えられる。

(6) レーザ入射角の影響

Scanning計測では,走査線の端部でレーザの入射角 が小さくなり, 蛍光を見こむ立体角S, が減少して出力 が低下する(式(5))。この影響をFig. 10に示す。走査 線の端部ほど蛍光強度は低下し、入射角が直角から約 25°傾くと約半分になった。そこで, Scanning-LIF法で は,油膜厚さ分布を求める際に入射角による出力低下 分の補正を行った。



Fig. 9 Influence of surface reflectivity.

4.結 果

4.1 供試機関と試験条件

供試機関は,空冷・対向型2気筒火花点火機関(内 径72mm × 行程73mm)の1気筒を厚さ10mmのガラス シリンダに変更したものである。オイルにはSG級市 販油を4ℓ用い,ピストン下方よりオイルジェットで供 給した。 蛍光剤 (Coumarin-6) はオイル4 ℓに約1g混合 した(濃度7× 10^{-4} mol/ ℓ)。またジェット直前で油温 を測定した。

4.2 固定観測点LIF法による計測結果

固定観測点LIF法による計測結果をFig. 11, 12に示 す。被測定点は,圧縮TDC後クランク角90°における 反側圧側または側圧側のトップリング中央である。

Fig. 11は, モータリング時の圧縮行程におけるトッ



Influence of irradiation angle. Fia. 10



Fig. 11 Oil film thickness adjacent to top and second rings measured by fixed point LIF method.

プおよびセカンドリング周辺の計測結果である。図中 には蛍光強度の測定波形を油膜厚さに換算したもの と,別に触針式あらさ計で測定した各リングのプロフ ィルを同ースケールで重ね書きした。この二つから, リング滑り面の油膜形成領域(Oil Film Region)を図 のように判断できる。このデータではトップおよびセ カンドリング共に油膜は前縁(Leading Edge)からは 形成されていない,いわゆるスターベーションの状態 にあることを示している。このように,リング滑り面 の油膜形成領域とスターベーションの発生状況が固定 観測点LIF法により観測された。

Fig. 12は, 圧縮~膨張行程におけるピストンスカー ト部反側圧側および側圧側の計測結果である。図中A 点からB点の間で反側圧力側の油膜厚さは増大し,激 しく変動しているのに対し,側圧力側の油膜厚さは約 15µm減少している。このデータから, A点からB点の 間ではピストンが側圧力側に寄っていることが推察さ れる。しかしながら,反側圧側におけるデータの激し い変動の原因は,この固定観測点LIF法の計測結果だ けからでは不明である。

4.3 Scanning-LIF法による計測結果

Scanning-LIF法の計測結果をFig. 13,14に示す。被 測定部は,反側圧力側および側圧力側のピストンピン



Fig. 12 Oil film thickness in piston skirt area measured by fixed point LIF method.



Fig. 13 Oil film behavior observed by Scanning-LIF method.



Fig. 14 Oil film behavior in piston skirt area observed by Scanning-LIF method.

に直角方向である。

Fig. 13は, 圧縮~膨張行程における反側圧力側の油 膜厚さをScanning-LIF法で計測した結果(中央写真) と,対応する油膜状態の推定図(両側)を示す。中央 写真の縦方向の輝線は,一回の入射光走査で計測され たPMTの出力をオシロスコープの輝度変調端子に入力 したものである。この輝線一本がピストン摺動方向の 油膜分布を表し,明るいところほど油膜が厚いことを 示す。信号処理回路を用いて一走査ごとに輝線を右に 平行移動させることにより,油膜分布の時間変化が同 一画面上で把握できるようにした。時刻 T_a ではピスト ン上部(リングおよびランド部)の油膜測定結果が, 時刻 T_b ではスカート部の測定結果が写真にはそれぞれ とらえられている。写真全体では,上に凸の放物線を 描く破線状の明暗部がリング・ランド部に相当し,そ の下側全体がスカート部に相当する。

Fig. 14は,反側圧力側における1サイクルの計測結 果(上-写真)と,対応するスカート部の油膜状態の 推測図(下)である。機関回転速度は300rpm,一走査 におけるピストン移動量はクランク角に換算して約4° である。圧縮~膨張行程では,上死点直前の時刻*T*。を 境にスカート部の蛍光出力に急に明暗が生じ,膨張行 程の間この明暗が持続している。また,個々の明暗の 境界はピストンの動きにほぼ一致していることから, これは気液界面であり,油膜中に気泡が発生してピス トンと共に移動していると考えられる。これは固定観 測点LIF法(Fig.12)では,激しい出力変動として観測 されたものである。以上の結果から,T_cにおいてピス トンが側圧力側に動いたために反側圧力側の油膜が逆 スクイズにより急拡大して破断し,気泡が発生したこ とが推察される。

一方,排気~吸気行程ではT_cのような不連続変化は 見られない。ただし,ピストンの動きとほぼ一致して 移動する比較的明瞭な明るさの境界(図中P点)が観 測された。これはスカート部の油膜上端と推察される。

4.4 運転条件およびピストンリング諸元が油膜 挙動に与える影響

以上のように開発したLIF法を用い,実働状態の機 関において運転条件およびピストンリングの諸元が油 膜挙動におよぼす影響を調べた¹⁷⁾。

計測に用いたのは試験用単気筒火花点火機関(内径 86mm×行程86mm)である。まず,径4mmのサファイ アガラス窓を設けたライナを用い,固定観測点LIF法 により燃焼運転時とモータリング時の油膜挙動を比較 した。Fig. 15に,燃焼(全負荷)運転時とモータリン グ時における膨張行程でのリング・ランド部の油膜形 成状態を示す。スカート部からオイルリング付近まで の油膜厚さは両者で大差ないのに対し,セカンドおよ



Fig. 15 Effect of operating condition on oil film distribution.

びトップリング付近の油膜厚さは燃焼運転時の方がか なり小さい。特にトップリングは,燃焼運転時のみス ターベーション状態にあることがわかった。原因とし て,燃焼圧によりリング背圧が増加したこと,シリン ダ上部が燃焼で高温になり,掻き残されたオイルが蒸 発したこと等が考えられる。

次に,全ガラス製シリンダを用い,オイルリングの 張力とプロフィル形状がモータリング時におけるリン グ・ランド部の油膜厚さ分布におよぼす影響について Scanning-LIF法で調べた結果を示す。ここでリング張 力とは,自由形状でボア内径より大きい径のリングを ボアに挿入したとき円周方向(接線方向)に生じる力 である。ボア半径が一定であれば,リングが挿入され た状態でボア面を垂直に押しつける力(面圧)はリン グ張力に比例する。また,プロフィル形状とはリング の滑り方向の面形状である。

Fig. 16は,オイルリング張力を,標準品(b)を基準に約半分に減少させた場合(a),約1.4倍に増加させた場合(c)の吸気行程における側圧力側の油膜厚 さ分布の変化を比較したものである。この図では一走 査問のピストン移動量を考慮し,真横の線上に同一時 刻の油膜厚さ分布が現れるように,傾斜した線上に測 定波形をプロットした。オイルリング張力の小さいと きには,ピストンの下降に伴い(図の手前から奥へ), セカンドリングとオイルリングの間(サードランド) にオイルが蓄積されていく様子がとらえられている。 これはオイルリングの掻き落とし効果が低下したこと を示す。これに対し,張力を増した場合には,油膜分 布は標準の場合と大差ない。

Fig. 17に,リング張力が各ランド部油量におよぼす 影響を示す。横軸は標準を1としたリング張力の相対 値,縦軸はFig. 16の油膜厚さ分布を円周方向に一様と 仮定して,波形から積分により求めた行程中央部にお ける各ランド部の平均油量である。この図から,標準 品の張力はオイル掻き落とし効果を損なわない範囲で 低い値であることがわかった。

Fig. 18に,オイルリングプロフィル形状の影響を示す。 横軸は標準を1としたバレル高さ(図中E)の相対値,縦 軸はFig. 17と同様に求めた各ランド部の平均油量である。 バレル高さが低い,すなわちプロフィルが平坦になると サードランドの油量が約2倍に増大した。バレル高さの 高い場合も,ややサードランドの油量が増大した。



Fig. 16 Effect of tangential force of oil control rings on oil film behavior.

以上の結果は,標準オイルリングの張力およびバレ ル高さがオイル掻き落とし効果の点で適正な値である ことを示している。実際には本解析で検討していない トップおよびセカンドリング諸元も含めて,リング列 全体について摩擦とオイル消費低減策を検討する必要 があるが,その際Scanning-LIF法の油膜挙動計測結果 が活用できるものと考えられる。

4.5 今後の課題

(1) 空間分解能

本計測で用いたレーザのビーム径は0.1mmである。 一方,オイルリングサイドレール(以下サイドレール) の幅は0.6mmであるから,最小油膜厚さの計測は原理



Ratio of tangential force (Standard ; 1.0)

Fig. 17 Effect of tangential force of oil control rings on oil volume between rings.



Fig. 18 Effect of surface profile of oil control rings on oil volume between rings.

的に可能である。しかし,面圧が他の圧力リングより 1桁以上大きく,予測では最も薄いはずのサイドレール の油膜厚さは,今回開発したLIF法ではたとえばFig.15 のように最も厚く計測された。この原因として,サイド レール近傍には常に多くのオイルが蓄積しており(油 膜厚さで約120µm),サイドレールで急激に減少する ために,0.1mmのビーム径では空間分解能が不足して いることが考えられる。空間分解能の向上対策はレー ザビーム径を縮小することである。また,Scanning-LIF法では走査線の末端でビーム径が増大し,空間分 解能が低下するので,計測精度向上には走査によるビ ーム径の変化を最小限とするような光学系の開発が必 要である。

(2)油膜厚さのゼロ点について

LIF法では,油膜厚さの絶対値を求めるには,実際の 被計測体での油膜厚さゼロに対する出力を求める必要 がある。しかし,固定観測点LIF法では現在のところ信 頼できるゼロ点決定法が得られていない。本解析では, トップランド上方に掻き残された油膜厚さを2µmと仮 定したが,妥当性は疑問である。これに対し,Scanning -LIF法では,走査線上の一カ所に黒色無反射部を設け, その位置における出力をゼロ点とみなせばよい。本解 析ではシリンダ上方にこのような無反射部分を設け, 油膜厚さのゼロ点として絶対値を求めた。したがって, Scanning-LIF法は油膜厚さゼロ点の評価においても固 定観測点LIF法より優位である。

5.まとめ

実働運転時のピストン・シリンダ間の油膜挙動解析 を目的として,以下のようなレーザ誘起蛍光法(LIF 法)による計測システムを開発した。

(1) 蛍光剤としてCoumarin-6を選定し,ピストン・シリンダ間の油膜計測に最適な濃度の設定を行った。 また,実働条件を考慮して計測精度を詳細に検討した 結果,油温および酸化の影響は小さいが,表面の反射 率および入射光角度の影響は無視できないことがわかった。

(2) 光ファイバとダイクロイックミラーを活用して 入射レーザ光と同一経路で蛍光を受光し,操作性を向 上させると共に,振動等による精度低下を克服した。

(3) 被測定点を回転ミラーで走査し, ピストン摺動 方向の油膜分布の時間変化を把握する新しい計測法 (Scanning-LIF法)を開発した。

この計測法により,以下の知見を得た。

(4) 燃焼運転時にはトップリングがスターベーション状態になっていることがわかった。

(5) 反側圧力側スカート部で,圧縮上死点直後に油 膜破断による気泡の発生を観測した。これはピストン スラップによる反側圧力側スカート部すきまの急拡大 (逆スクイズ)が原因と思われる。

(6) オイルリングの張力およびプロフィル形状の違い がランド部の油膜分布におよぼす影響を明らかにした。

開発した解析法は,実働状態におけるピストン油膜 挙動の解明を飛躍的に進展させ,摩擦損失とオイル消 費低減の指針を得る一助になるものと考える。

最後に本解析を共同で実施し,実機におけるデータ を提供していただいたトヨタ自動車第4パワートレー ン部許斐敏明博士および同社第11研究部村上元一氏に 深甚なる謝意を表します。また,同所機械3部志村好 男主任研究員,野田卓主任研究員はじめ関係各位に多 大なご協力を頂きました。

参考文献

- 1) 松本清:日本機械学会誌, 79-694(1976), 870
- 川本淳一,山本匡吾,伊藤明生,花岡正紀:潤滑,22-11 (1977),705
- 3) 川本淳一,山本匡吾,伊藤明生,花岡正紀:潤滑,22-12 (1977),788
- Noda, T., Yamamoto, M., Ohmiya, Y. and Kawamoto, J. : SAE Tech. pap. Ser., No.892104, (1989), 10p.
- Myers, J. E., Borman, G. L. and Myers, P. S. : SAE Tech. pap. Ser., No.900813, (1990), 28p.
- Hamilton, G. M. and Moore, S. L. : Proc. I. Mech. E., 188-20/74 (1974), 253
- 新啓一郎,立石幸雄:日本機械学会講演論文集,820-5 (1978),80
- 8) Ting, L. L. : Trans. ASME Ser. F, 102-2(1980), 165

- Hoult, D. P., Lux, J. P., Wong, V. W. and Billian, S. A. : SAE Tech. pap. Ser., No.881587, (1988), 9p.
- Wong, V. W. and Hoult, D. P. : SAE Tech. pap. Ser., No.910741, (1991), 14p.
- Hoult, D. P., Wong, V. W. and Azzola, J. H. : SAE Tech. pap. Ser., No.910742, (1991), 7p.
- Lux, J. P., Hoult, D. P. and Olechowski, M. J.: J. STLE, 47-5(1991), 353
- Hoult, D. P. and Takiguchi, M. : Tribol. Trans., 34-3(1991), 440
- 14) Richardson, D. E. and Borman, G. L. : SAE Tech. pap. Ser., No.912388, (1991), 32p.
- 15) Shaw II B. T., Hoult, D. P. and Wong, V. W. : SAE Tech. pap. Ser., No.920651, (1992), 10p.
- 16) 三田修三,斎藤昭則,志村好男,村上元一,許斐敏明, 野平英隆:第10回内燃機関合同シンポジウム講演論文 集,(1992),175
- 17) 村上元一,許斐敏明,野平英隆,三田修三,斎藤昭則, 野田卓:第10回内燃機関合同シンポジウム講演論文集, (1992),181

著者紹介



 三田修三 Shuzou Sanda
 生年:1956年。
 所属:トライボロジー研究室。
 分野:エンジン・駆動系の摩擦,潤滑に 関する研究。
 学会等:日本機械学会,日本トライボロ ジー学会,自動車技術会会員。 工学博士。



 斎藤昭則 Akinori Saito
 生年:1948年。
 所属:燃料制御研究室。
 分野:燃料噴射,燃料蒸発に関する研究。
 学会等:日本機械学会,自動車技術会, 計測自動制御学会会員。
 1988年I Class Tanasawa Award 受賞。