科学研究費助成事業

_ .. . _

研究成果報告書



研究成果の概要(和文):ガラスモールド成形用金型離型膜として一般的に用いられているダイヤモンドライク カーボン(DLC)皮膜の高温環境下での密着力及び成形耐久性を定量的に評価するために,レーザスポレーショ ン試験,熱衝撃試験,およびインデンテーション試験など種々の手法に取り組んだ.熱衝撃試験は,高温環境下 におけるDLC膜の密着性状および表面損傷を評価するのに有効な手法であり,また,密着性状に及ぼす中間層構 造の影響を評価することが可能であった.さらにインデンテーション試験では,300 までの高温環境下におい てDLC膜の密着性状は低下すること,および繰り返し負荷に対しては高温ほど損傷しやすいことが明らかとなっ た.

研究成果の概要(英文): To evaluate adhesion quality of diamond-like carbon (DLC) film for the life prediction of the die for glass press molding, laser spallation technique, thermal shock test and indentation test were carried out. Cyclic thermal shock test was useful to evaluate the adhesion quality and surface damage of the DLC film at high temperature, and was possible to estimate the influence of the intermediate layer structure on the adhesion quality. In the indentation test, the adhesion quality of the DLC film at high temperature up to 300 was decreased with temperature increasing. The cyclic number to crack initiation for the sample in 300 was smaller than that in room temperature.

研究分野: 材料力学, 超精密加工

キーワード: 密着性状 金型離型膜 ガラス成形 耐久性 熱応力 レーザ超音波

E

1. 研究開始当初の背景

ガラス製光学レンズはプラスチック製光 学レンズと比較して、高価ながら高い透過率 と優れた熱的特性、耐環境性を備えるため、 需要は益々拡大している.これらガラス製光 学レンズは、一般にガラスモールド成形法に よって作製される.ガラスモールド成形は、 所望の形状が付与された上下一対の金型を 用いて、金型形状をガラスに転写させる手法 であり、ガラスが比較的軟らかく粘性挙動が 顕著となる温度域にて行われることが多い.

ガラスモールド成形用金型は,超硬合金や 炭化珪素(SiC)基材表面に離型膜としてダ イヤモンドライクカーボン(DLC)が0.3~ 3µm程度の厚さで成膜される.DLC膜の存在 により,高温域でのガラスと金型との固着, およびガラス/金型界面の摩擦抵抗を抑制 することで良好なガラス成形が可能となる. しかしながら,数千回を超える成形が繰り返 されるうちに,DLC膜は600℃程度の高温か ら室温までの熱サイクルによる熱応力と,ガ ラスを変形させるための圧縮荷重を複合的 に受け,最終的に基材から剥離してしまう. 生産性の向上には,金型耐久性,つまりDLC 膜と基材との密着力の向上が不可欠である.

密着力の改善に対して、現在までに数多く の特許が公開されいる. 基材と DLC 膜との 界面に中間層を挿入する手法や、膜中にシリ コンなどの第3種元素を添加する手法などが 提案されており、これにより基材と DLC 膜 との密着力が向上するとの報告がなされて いる.しかしながら、これら報告の多くは、 密着力評価にスクラッチ法や圧痕法, 引張法 を用いており、これらは定性的な評価にすぎ ない. また、ガラスモールド用金型離型膜の 密着力の定量的評価を可能とするためには, (a) 600~700℃程度の高温での密着性状評価, および(b) 実成形を模擬できるような繰り返 し応力負荷環境下での密着力(金型寿命)評 価が求められるが、これを実現できる測定手 法は確立されていないのが現状である.

2. 研究の目的

本研究では上記の研究背景を受け,ガラス モールド成形用金型離型膜として一般的に 用いられているダイヤモンドライクカーボ ン(DLC)皮膜の高温での密着力及び成形耐 久性(金型寿命)を定量的に評価することを 目的とする.

DLC 膜の耐久性は高温環境かつ繰り返し 応力負荷環境で評価される必要があるため, 本研究ではこれらを可能とすることができ るレーザスポレーション法を採用し,既存の 装置に加熱システムを導入することで離型 膜の高温密着性状および破壊靭性の定量評 価の実現を目指す.さらに成形耐久性に優れ る DLC 膜構造を明らかにするため,今回は 特に中間層構造に着目し SiC 単層,および Ti/C 傾斜層からなる 2 種類の DLC 膜を作製 し評価を行う. ここで、レーザスポレーション試験におい て皮膜/基材界面に付与される応力は、レー ザエネルギ、および皮膜厚さに依存する.ガ ラス成形用離型膜としての DLC 膜の厚さは 0.3 µm 程度と極めて薄いことから、本手法で ははく離に至るために十分な引張応力を界 面に付与できない可能性がある.そのため本 課題では、熱衝撃試験、およびインデンテー ション試験を併行して実施することで、DLC 膜の高温環境下での密着性状評価、および高 温環境下での繰り返し負荷試験によって金 型寿命を定量的に評価することを目指す.

研究の方法

(1) DLC 試験片

試験片には厚さ4 mm の SUS304 基材およ び超硬合金(WC)基材上にイオン化蒸着法 によって DLC 膜を成膜した後,ワイヤー放 電加工にて直径 10mmの円柱形状に切り出し たものを用いた.DLC/基材界面での密着性 状は中間層の構成元素によって大きく異な るため,(a)SiC 単層膜,(b)C/Ti 傾斜膜の中 間層の異なる2種類の試験片を用いた.以降 ではそれぞれの DLC 膜を DLC/SiC, DLC/TiC と表記する.

(2) レーザスポレーション試験方法

レーザスポレーション法は YAG レーザを アブレーション層(モリブデングリース)に 照射し熱膨張を発生させることで,引張応力 を有する縦波弾性波を励起させ,伝搬した縦 波弾性波により,薄膜/基材界面に引張応力 を付与し薄膜をはく離させる手法である.

通常のレーザスポレーション試験は室温 環境下で実施されているため、本課題では加 熱システムを新たに追加した.図1に改良後 の装置の模式図を示す.具体的にはセラミッ クヒータによって DLC 膜表面から試験片全 体を加熱するとともに、赤外線ランプによっ てレーザ照射部の DLC 表面を局所加熱する ことで、300℃程度までの高温環境下での試 験を可能とした.また、試験片裏面で検出さ れる各ショットでの面外変位速度波形をレ ーザドップラー振動計で計測し、原波形との 相関係数を算出することで、DLC 膜のはく離 を非接触で検知できるシステムを構築した.





(3) 熱衝撃試験方法

ガラスモールド成形において DLC 膜は, 室温~600℃以上の高温までの熱サイクルを 繰り返し受けるため,熱応力によってはく離 してしまう.そこで,金型耐久性を評価する ために,繰り返し熱衝撃試験を実施し DLC 膜の耐熱疲労性を評価する.

ただしDLC 膜はおよそ 300℃で酸化し膜が 消失するため, 試験片をガラス管で真空封入 することで熱衝撃試験を可能とした.真空封 入後の DLC 試験片の外観写真を図2に示す. 真空封入後の試験片を電気マッフル炉にて 610℃にて加熱した後,直ちに 20℃に保持し た水中にガラス管ごと投入する. その際, ガ ラス管は急冷されることで破壊し, DLC 試験 片が水と接触し急冷される. 急冷中において DLC 膜には試験片半径方向に高い圧縮応力 が作用し、皮膜のはく離や損傷が発生する. 試験後の表面損傷およびはく離をレーザ顕 微鏡および SEM によって観察するとともに、 ラマン分光分析によって熱衝撃試験回数に 伴う構造変化を評価し、金型耐久性の加速評 価を可能とした.



図2 真空封入後の DLC 試験片の外観

(4) インデンテーション試験方法

上記,熱衝撃試験は熱応力による DLC 膜 の損傷を評価しているが、実際のガラスモー ルド成形においては、圧縮荷重を繰り返し受 けることで DLC 膜の損傷が生じる. そこで 圧縮荷重による DLC 膜の損傷を評価するた めに、ロックウェル圧子(Cスケール、先端 曲率半径 0.2 mm, 円錐頂角 120°)によるイ ンデンテーション試験を実施した.ただし、 既存の手法は室温環境での評価であるため, 前述のレーザスポレーション試験と同様、高 温環境下での試験を可能とするために装置 の改良が必要となる. そこで試験片下部にセ ラミックヒータおよび銅板を配置すること で試験片を均一に加熱できるように改良し た. 図 3(a) に装置外観の模式図を示す. この 装置を用いることで 350℃程度までの高温環 境下での試験が可能となった.

インデンテーション試験中に DLC 膜の損 傷およびはく離が発生するが、この発生タイ ミングを正確に捉えることは非常に難しい. そこで、今回はアコーステックエミッション (AE)法を併用することでこれを可能とした. 特に高温下では、AE 計測用のセンサを試験 片に直接設置できないため、図 3(b)のように 試験片側面4ヶ所に円筒ウェーブガイドを設 置し、ウェーブガイドの先端にAE センサを 設置した.



図3 高温対応インデンテーション試験装置

4. 研究成果

(1) レーザスポレーション試験

高温加熱機構を追加した新規レーザスポレーション試験装置を用いて,DLC 膜に対して繰り返し試験を実施した.使用した DLC 膜は膜厚が 0.8 µm (中間層厚さを含む)と薄いため、レーザエネルギを高く設定しなければ界面に高い引張応力を作用することができない.そのため、片凸レンズを用いてレーザを集光することとした.レーザエネルギ 330 mJ で照射した際の面外変位速度波形の一例を図4に示す.なお、片凸レンズで集光することとした.オージェネルギを高くとした。シーザエネルギ

図4の実験波形を用いて,差分法の1種で ある FDTD 法によって界面に作用する引張応 力を推定した. 数値解析の結果, DLC 膜表面 は自由表面であるため応力は0であり、表面 から内部(基材側)になるほど作用する応力 値が高くなることが分かった. つまり, DLC 膜の膜厚が厚いほど界面に作用する応力は 高くなる. なお、今回用いた膜厚 0.8 µm の場 合, DLC 膜/基材界面に作用する応力は約 21 MPa と推察された. ただし、レーザエネル ギ330 mJで繰り返し照射を続けた場合には, 拘束層であるサファイアガラスが損傷し多 くとも 500 ショット程度しか繰り返し照射す ることができなかった. DLC 膜をはく離させ るためには、高いレーザエネルギで照射する 必要があるが,一方でサファイアガラスの損 傷を速める結果となってしまうため、この点 は今後の改良が必要である.



図4 面外速度変位波形 (レーザエネルギ:330 mJ)

図5にレーザエネルギ100mJ(界面負荷応 力: 3.6 MPa) にて DLC 膜に繰り返し照射を 行った際の面外速度波形の変化を示す. なお, レーザ照射の繰り返し周波数は1Hzとした. また,試験片にはあらかじめ減圧環境下, 550℃にて 1 時間の加熱処理を施すことで密 着性が低下していると予想される DLC/SiC 膜を用いた.繰り返し回数の増加とともに面 外変位波形には変化が見られた.しかし, 20000 ショット後の DLC 試験片断面を SEM で確認しても界面でのはく離は確認できな った. つまり, 波形の変化は拘束層であるサ ファイアガラスの経時的な損傷によるもの と考えられた.この結果から、少なくとも、 3.6 MPa, 20000 回の繰り返し応力負荷環境で は DLC の損傷およびはく離は発生しないこ とが分かった.

レーザスポレーション試験によって DLC 膜をはく離させるためには、前述の通り、よ り高い応力を界面に付与する必要があるた め、高エネルギ密度のレーザを使用すること が望ましいが、併せて拘束層の材種を検討す る必要があった.レーザの透過率を損なわず にサファイアガラスよりも破壊靭性値の高 い拘束層を用いることで当初の目的である 高温環境下における DLC 膜の耐久性の評価 は可能であると考えている.



図5 繰り返しレーザ照射に伴う面外変位速度波形 の変化

(2) 熱衝撃試験

DLC 膜の耐熱疲労性を加速的に評価する ため,繰り返し熱衝撃試験を実施した.図 6 に中間層及び基材の異なる3種類の DLC 試 験片に対して,熱衝撃試験を8回繰り返した 後の表面のレーザ顕微鏡写真をそれぞれ示 す. なお, (a), (b)はいずれも SUS304 基材で あり、中間層構造が異なる.また、(c)は超硬 合金基材である.この結果から、中間層構造 が SiC 単層の場合では試験片外周部にはく離 が発生したが、C/Ti 傾斜層とした(b)でははく 離は発生しておらず密着性状が高いことが 分かった.これは、(b)の傾斜構造中間層では DLC 膜と基材との線膨張係数の差から生じ る熱応力を低減させたためである. 同様に(c) の超硬基材は SUS304 基材と比較して線膨張 係数が DLC 膜のそれと近いために熱応力が 低減し耐久性が向上した. つまり, DLC 膜の 密着性状を改善し金型耐久性を高めるため には,中間層を傾斜構造とすること,および DLC 膜と近い線膨張係数を有する基材を用 いることが好ましいことが確認された.



(a) DLC/SiC (b) DLC/TiC on WC 図 6 熱衝撃試験 8 回後の試験片表面写真

熱衝撃試験中には,界面はく離以外に DLC 膜表面の損傷も確認された.この表面損傷も 金型耐久性に影響を及ぼすため,熱衝撃試験 回数と DLC 膜の表面損傷面積との関係を調 査した.結果を図7に示す.表面損傷に関し ては、中間層構造の影響は顕著に見られず、 基材の影響のみが現れた. ラマン分光分析結 果から, DLC 膜は熱衝撃試験を繰り返すたび に sp² 結合割合が増加することが明らかにな っており、これは試験回数の増加に伴い DLC 膜のグラファイト化が進行し皮膜強度が低 下していることを示唆している.表面損傷面 積が超硬基材の場合には小さかった理由は, 試験中に DLC 膜表面に作用する熱応力が SUS304 基材と比較して小さかったためと考 えられる. この結果からも DLC 膜と基材と の線膨張係数の差が金型耐久性に大きく影 響しており、DLC 膜と線膨張係数の差が小さ い基材を選定することが望ましい.なお、有 限要素法解析によって, DLC 膜表面に作用す る半径方向応力(せん断応力)を算出した結 果, SUS304 基材の場合には最大 2 GPa 程度, 超硬基材の場合には 0.4 GPa 程度であり両者 には5倍程度の差が認められた.

以上のように,熱衝撃試験を行うことで DLC 膜のはく離および表面損傷を評価する ことが可能であった.なお,実際のガラスモ ールド成形後の金型表面においても熱衝撃 試験結果と同様に離型膜のはく離や損傷が 確認されていることからも,熱衝撃試験を繰 り返し行うことによって金型耐久性を加速 的に評価することが可能となった.



(3) 高温環境下でのインデンテーション試験 インデンテーション試験は、試験片表面が 目標温度に到達後,1時間以上定常状態であ ることを確認した後に行った. 試験温度は室 温, 100℃, 200℃, および 300℃とした. 図 8 に各試験温度における試験時の F-h 曲線を 示す. なお図中には AE の検出タイミング

(▼)を併せて示す.いずれの試験も AE 検 出の直後に試験を終了した. AE 発生荷重は 室温で 5.94 Nと最も高く、100℃で 5.31 N、 200℃で 4.14 N, 300℃で 2.13 N と低下してい る. 試験後の圧痕の外周部にはいずれの場合 においてもリングクラックのみが観察され ており、これが AE に対応していると考えら れる.

AE 検出時の荷重を DLC 膜に付与した際に DLC 膜内に作用する応力分布を有限要素法 解析によって算出した.また,膜中に生じる 熱応力も併せて算出した.その結果を表1に まとめる.表中に示す最大半径方向応力から 熱応力を減算した値を DLC 膜の真の強度と して示す. 推定した DLC 膜の真の強度は, 温度上昇に伴って約7.0 GPaから5.5 GPaに単 調に低下した.一方で,試験後にラマン分光 分析にて構造変化を調査したところ,300℃ までの温度範囲において顕著な構造変化は 確認できなかった.つまり,DLC 膜の強度は 構造変化がない場合でも低下することがわ かった.



図 8 F-h曲線および AE 発生タイミング

表 1	FEM 解析によって求めた各試験温度にお
	ける半径方向応力および熱応力

	Indentation force (N)	Maximum radial stress (GPa)	Thermal stress in DLC (GPa)	True strength (GPa)
20°C	5.94	7.90	-0.851	7.11
100°C	5.31	7.49	-0.478	7.01
200°C	4.14	6.69	0	6.69
300°C	2.13	4.99	0.491	5.48

次に,300℃において,最大荷重3N,荷重 比 0.1, 繰返し周波数 50 Hz にて繰り返しイン デンテーション試験を実施し DLC 膜の耐久 性を評価した. 図9に代表的な繰り返し負荷

回数での圧痕部のレプリカ写真を示す.なお, 圧痕内部に見られる白い部分は気泡である. 圧痕は繰り返し回数の増加とともに大きく なった.また、圧痕寸法の増加速度は室温で の試験に比べて速かった.また,圧痕の外周 部にはリングクラックが生じているが、はく 離は生じていなかった.一方,試験後(4.0 ×10⁶ サイクル)の圧痕内部には、圧子と擦 れたような黒い部分や DLC 膜のはく離が見 られた. AE は高周波数成分を有する波形と 低周波数成分を多く含む波形の2種類が検出 されており、AE の周波数は破壊形態に関係 すると考えられるが現状では不明である.

図10に繰り返し数の増加に伴うAEの累計 数(□,●)および圧痕直径の変化(△,▲) をそれぞれ示す. なお, 図中には室温にて6N (50 Hz)で繰り返し試験を実施した結果につ いても併せて示す. 高温(300℃)試験では AE は 1.0×10⁴ サイクル以前から発生し, そ の後も断続的に発生していることから損傷 が繰り返し負荷とともに進展していること が分かる.また,最初の AE が検出された繰 り返し数は室温での試験において最初に AE が発生したサイクル数よりも1桁以上小さい. つまり高温環境下では DLC は繰り返し負荷 によって損傷しやすいことが分かった.





(a) 1.0×10^6 cycle





(c) 3.0×10^6 cycle

(d) 4.0×10^6 cycle 図9 繰り返し回数に伴う圧痕の変化(at 300°C)





5. 主な発表論文等 (研究代表者、研究分担者及び連携研究者に は下線)

〔雑誌論文〕(計0件)

〔学会発表〕(計3件)

- 伊藤寛明,大井清二,長秀雄,熱衝撃試 験による金型離型用 DLC 膜の損傷評価, 日本機械学会 M&M2016 材料力学カンフ ァレンス,2016.10,神戸大学(兵庫県, 神戸市).
- ② 横山賢介, 伊藤寛明, 長秀雄, AE 法を 併用した高温環境下でのインデンテー ション試験による DLC 膜の密着性状評 価, 日本機械学会 2016 年度年次大会, 2016.09, 九州大学(福岡県,福岡市).
- ③ <u>Hiroaki ITO</u>, Seiji OI and Hideo CHO, Damage evaluation of DLC film for die mold releasing by thermal shock test, 2016 M&M International Symposium for Young Researchers, 2016.08, State University of New York at Stony Brook (New York, USA).
- 6. 研究組織
- (1)研究代表者
 伊藤 寛明(ITO, Hiroaki)
 近畿大学・工学部・講師
 研究者番号:70534981

(2)研究分担者

なし