赤外線カメラによる応力測定と疲労限界点の予測測定

Application of thermography to measurement of stress and determination of fatigue-limit using Infrared camera

矢尾板 達也¹⁾ 高橋 正清 宮澤 智則²⁾
Tatsuya Yaoita Masakiyo Takahashi Tomonori Miyazawa
* 2003 年 9 月 19 日自動車技術会秋季学術講演会において発表
1) (㈱ケン・オートメーション(220-0023 横浜市西区平沼 1-11-12-5) TEL 045-290-0432 FAX 045-321-6590 e-mail : info@kenautomation.com Web site : http://www.kenautomation.com
2) 日産自動車㈱(230-0053 横浜市鶴見区大黒町 6-1)

This paper aims to illustrate the measurement of infrared stress and fatigue-limit point performed. These techniques are performed in a short time without destruction of specimen on the loading machine. If fatigue-limit point can be prospected, dangerous positions can be earlier improved, and specimen resulting in destruction due to the welding defect can be rejected. It is expected that the test for durability and destruction by fatigue test can be greatly simplified.

Key Words : Infrared Thermography, Lock-In, Fatigue, Fatigue-limit point, S-N curve, Stress, Dissipated energy

1.はじめに

本研究は、高精能赤外線カメラ(図1)を 使用し、金属表面より発せられる散逸エネル ギーの温度上昇量をモニタリングすることで、 疲労限界点を予測測定するものである。

機械部品に周期的に変動する連続的な荷重 が掛かるとやがては疲労破壊を起こす。疲労 破壊に至る繰り返し数(N)と応力(S)より S-N 曲線(図2)が描かれ、一定の応力以下で破 壊に至らない応力の限度が疲労限界点とされ る。破壊に至るメカニズムは連続的な加振が 加えられた初期の段階より、主に試験片表面 よりマイクロ・クラックが連続的に発生して おり非常に小さな発熱を起こしている。やが て小さな内部崩壊は蓄積・連鎖を起こし、急 激な疲労破壊へと至る。鋼の場合、疲労破壊 に至る箇所の最高温度は200 以上にも達す るとされる。ここでは、最新の赤外線サーモ グラフィ技術を使用した赤外線画像解析装置 による応力測定技術と、表面温度から判断さ れる散逸エネルギー画像より疲労限界点の予 測測定技術について述べる。



図1 赤外線カメラ



図 2 S-N 曲線

2.赤外線サーモグラフィ

最新の赤外線カメラ技術であるフォー カル・プレーンアレイとロックイン方式 (図3)とよばれる任意に設定した一定 間隔のフレームレートに基づいて赤外線 画像の取り込みと演算を連続的に実施し、 刻々と変化する温度変化量から最大温度 差 Tの平均化した画像を作成する。7 万画素、 観測波長域 MWIR の赤外線検知 素子(InSb)は、ステアリングクーラー 電子冷却器で冷却されており、1枚の画



面における NETD は 0.02 と高い温度分解能を有している。しかしながら、散逸エネ ルギーを評価するとなると更に高い温度分解能が必要とされ、フレームレートを 100Hz、 2000 枚の画像を 20 秒で積算すると、温度分解能は 0.001 以上となる。

3.赤外線応力画像と散逸エネルギー画像の計算

試験片に繰り返し掛かる 荷重に伴って生じる熱弾性 効果により、赤外線カメラ が捉える応力画像が解析さ れる。図4に疲労試験機に 掛けられたコネクティング ロッドに圧縮・引張りの繰 返し荷重を掛けた時の温度 変化を示す。引張り荷重で

温度が低下し、圧縮荷重で温度が周期的 に変動していることが示されている。

赤外線カメラで捉えられる温度変化量 は主応力と比例関係にあり、赤外線カメ ラで捉えられた温度変化量(T)に各材 料の熱弾性係数(Km)を掛けることで応 力値として示される(図5)。赤外線応 力画像による主応力和()は、以下の 計算式によって求められる。

> T = - Km・T・ ・・・式1 T:温度変化量 Km:熱弾性係数 T:絶対温度 :主応力の和



図4 コネクティングロッド (左:赤外線温度画像,右:温度の時系列変化)

赤外線応力測定の原理



しかしながら、この式が成り立つのは熱弾性効果による発熱が試験片内部に蓄積され る断熱効果と試験片表面からの放熱のバランスが一定に保たれて、風などの外乱要因が 発生しない場合に限定される。多くの場合は、繰り返し掛かる荷重に伴う熱弾性効果のほうが試験片表面からの放熱よりも大きく試験片自体は次第に暖められることとなる(図6)。従って、温度上昇は直線的ではなく、熱弾性効果による温度上昇・下降の繰り返し、試験片の機械的現象に基づく散逸エネルギーによる温度上昇、風などの外的温度変化が含まれる以下の式が示される。

T = r e - T c + D + T e・・・式 2

T:温度変化量



- re:外的要因(風や周囲の温度変化)
- T c : 熱の伝導(温度の高い箇所と低い箇所が均一化を図る働き)
 - D:散逸エネルギー(繰り返しサイクルにおける温度上昇量)

T e : 熱弹性効果

応力測定と同様の手法で高精度赤外線カメラ とロックイン・サーモグラフィにより、応力測 定に必要な熱弾性効果による温度上昇・下降か ら、更に小さな繰り返しサイクル毎の機械的現 象に基づく散逸エネルギーの温度上昇量を分離 して測定すると、温度上昇量(D)を示した散 逸エネルギー画像が描かれる(図7)。同じ試 験片の画像で図8の赤外線応力画像では左下か ら右上にかけて応力が均一に掛かっている状態 が示されている。散逸エネルギー画像図7では、 同じ繰り返し荷重が掛かっていながら一箇所に 集中した発熱状態がみられる。この箇所が周囲 に比べて機械的に大きく発熱しているところで あり、この箇所から疲労限界点に達しやがて破 断に至ると予測される箇所である。

この散逸エネルギーの発熱は応力の大きさま たは荷重・試験片の形状・加振周波数によって 大きく異なり、機械的な特性に基づいた温度変 化を示す。温度変化を捉え縦軸に温度上昇量、 横軸に応力をプロットして、温度の上昇量に伴 う温度変化のグラフを描いて変曲点を見出すと、 S-N 線図で求められる疲労限界点と一致するこ とがわかる。



図7 サスペンション部品の 散逸エネルギー画像()



図 8 サスペンション部品の 赤外線応力画像 (MPa)

4.赤外線応力画像と散逸エネルギーの測定事例

自動車のクランクシャフトの 赤外線応力画像を図9に、各赤 外線応力画像で示された応力値 をグラフにプロットすると、掛 けられた荷重に対して赤外線力 メラが捉えた応力値が正比例す ることがわかる(図10)。





60 MPa (9.8 kN)





171 MPa (29.4 kN)



290 MPa (49.0 kN) 409 MPa (68.6 kN) 図 9 荷重を変化させた時のクランクシャフトの 赤外線応力画像 [最大応力値 (MPa)]

4.1 平板曲げ試験

平板曲げ試験(図 11)の散逸エネルギー測 定画像を図 12 に示す。加振機に試験片を取り 付けて試験片に連続的に掛かる曲げ荷重を段 階的に上げていき、一定の荷重を保った状態 でそれぞれの荷重における赤外線応力画像と 散逸エネルギーによる温度上昇量を赤外線力 メラで測定した(図 13)。各画像を撮影する のに要した時間は約2分間で、全体の段取り を入れて僅か2時間あまりで疲労限界点の特 定ができた。このことは、鉄の場合10の7 乗と云われる疲労試験機を使用した疲労試験 に掛かる時間と労力に比較すると大幅な低減 が可能となる。

各散逸エネルギー画像で示された温度上昇 量をグラフにプロットし、描かれる2本の直 線の変曲点が疲労限界点に相当する応力値で ある。(図14)この散逸エネルギーの測定より、 この平板試験片の疲労限界点は約200MPaの荷 重であると特定され、疲労試験機による破壊 試験から求められたS-N曲線(図15)の疲労 限界点と一致した。



図 11 平板曲げ試験



図 12 平板曲げ試験の散 逸エネルギー画像







4.2 クランクシャフトの曲げ試験

4.1 と同様にクランクシャフトの曲げ試験 を行った。赤外線温度画像を図 16、散逸エネ ルギー画像を図 17,18 に示す。散逸エネルギ ー測定の変曲点は、図 19 の 2 本の直線の交 わる 550MPa のところにあり、S-N 曲線(図 20)の疲労限界点と一致した。

試験片にある力が連続的に加振されている 場合、試験片の中ではかなり初期の段階より 小さな崩壊が始まっており極僅かな発熱を起 こしている。 図 14 に示されるように、疲労 限界点までの応力であれば緩やかに温度上昇 が起こり、その後応力が疲労限界点(変曲点) を超えると発熱は大きくなり、亀裂の成長が 著しくなるとやがては破断に至る。

試験の特長は、短時間に疲労限界点が見出 せるばかりではなく、試験片を実際に破壊す ることなく行われる。疲労限界点は試験片表 面の硬度、窒化やショットピーニングなどの





図17 クランクシャフトの散逸エネルギー画像

クランク B

700 0.14 650 0.12 £ 000 0.1 ŝ 0.08 550 F なけ彼4番 平均继劳银店力=557MP 0.06 500 0.04 450 0.02 400 0 100000 1000000 100000 0 50 10 15 20 25 30 35 40 45 50 55 60 65 70 75 挿迹.数 N 540% 0 0 0 0 0 0 0 0 0 0 0 0 0 6 応力振幅 a MPa

図 19 荷重と散逸エネルギーの相関

図 20 クランクシャフトの S-N 曲線

クランク8 8-N構図

表面処理によって大きく異なるので、幾つかの試験片を評価し試験片毎の材料・金属組 織のバラツキを考慮しなければなければならない。現在まで行った、一般的な鋼材材料、 アルミ鋳物、ガス軟窒化材においては、赤外線カメラによる散逸エネルギー測定と、S-N曲線における疲労限界点が素材のばらつき範囲内であった。

散逸エネルギー測定は温度上昇量と応力の応力相関より疲労限界点に相当する応力値 を見出すことができるが、疲労耐久回数(N)まで特定はされない。従って、疲労試験機 による疲労試験がこの手法に全て置き換えられるわけではないが、併用することで従来 破壊まで評価していた試験片の数量と時間の緩和がはかられることが期待される。

5.おわりに

赤外線サーモグラフィによる試験片表面の温度測定から疲労限界点を導き出すのは、 新の赤外線サーモグラフィにより温度分解能が飛躍的に向上したからである。赤外線サ ーモグラフィによる応力画像解析や散逸エネルギー測定による疲労限界点予測測定は、 試験片を破断することなく短時間に行うことができる。この測定方法と疲労試験を併用 することで、実際に破断に至る試作品・試験片の数量と時間を削減でき、疲労試験を大 幅に緩和されることが期待される。疲労試験において明確な疲労限界点が存在しないア ルミ材についての適応は、今後の課題とされる。

参考文献

1) 矢尾板達也:赤外線による疲労診断技術,検査技術,第4巻第8号,(1999年),日本工業出版。

2) 矢尾板達也:赤外線による応力測定、疲労破断箇所の予測測定,機械技術,第47巻,第10号,(1999年),日刊工業新聞社

3) Pierre Bremond and Pierre Potet, Cedip Infrared Systems-France : Application of Lockin thermography to the measurement of stress and to the determination of damage in material and structures., QIRT5 conferences.2000

4) Minh Phong Luong : Fatigue limit evaluation of metals using an infrared thermographic technique. , Mechanics of Materials 28(1998)155-163

5) 矢尾板達也: ロックイン・サーモグラフィによる赤外線応力解析、疲労限界点, 平成12年度第1回赤外線サーモ グラフィによる非破壊評価特別委員会, 平成12年6月16日

6) Pierre Potet, 矢尾板達也: ロックイン・サーモグラフィによる材料および組織中の応力測定および損傷位置検出の アプリケーション, 平成12年度第3回赤外線サーモグラフィによる非破壊特別委員会, 平成13年1月17日

7) Pierre Bremond and Pierre Potet, Cedip Infrared Systems-France : Lock-In Thermography: A tool to analyze and locate thermo- mechanical mechanisms in materials and structure., Thermosense XX April 2001.

8) 矢尾板達也:新しい疲労限界箇所の特定方法:日本機械学会関西支部第249回講習会,2001.7.11

9) 矢尾板達也:赤外線カメラによる応力画像評価および散逸エネルギー画像による疲労限界点予測,第33回応力・ ひずみ測定強度シンポジウム,2002.1.26

10) 矢尾板達也:赤外線サーモグラフィによる応力画像と散逸エネルギー測定による疲労限界点予測,非破壊検査, 第51巻第6号,平成14年6月1日,社団法人日本非破壊検査協会

11) 矢尾板達也: Cedip赤外線カメラによる応力測定:日本材料学会関西支部 講習会「応力計測の基礎とその応用」, 2002.11.21-22

12) 矢尾板達也:赤外線応力測定の最新動向について,平成15年度第1回赤外線サーモグラフィによる非破壊評価特別委員会,平成15年6月27日